

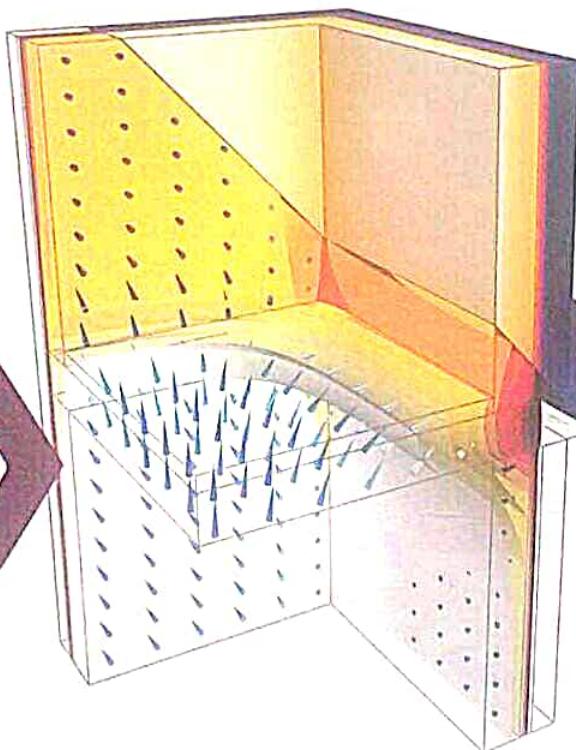
सार्थक

प्राविधिक शिक्षा परिषद् उ० प्र० द्वारा
स्वीकृत नवीनतम् पाठ्यक्रमानुसार

ऊष्मा इंजीनियरिंग

Thermal Engineering

अर्पित सिंह



Jai Prakash Nath Publications
Meerut

Study PowerPoint

SYLLABUS THERMAL ENGINEERING

RATIONALE

A diploma holder in this course is supposed to maintain steam generators, turbines, compressors and other power plant equipment. Therefore, it is essential to impart him basic concepts of thermodynamics, steam generators, steam turbines, compressors and about IC engines.

DETAILED CONTENTS

1. Fundamental Concepts

(06 Periods)

Thermodynamic state and system, boundary, surrounding, universe, thermodynamic systems – closed, open, isolated, adiabatic, homogeneous and heterogeneous, macroscopic and microscopic, properties of system – intensive and extensive, thermodynamic equilibrium, quasi – static process, reversible and irreversible processes, Zeroth law of thermodynamics, definition of properties like pressure, volume, temperature, enthalpy, internal energy.

2. Laws of Perfect Gases

(03 Periods)

Definition of gases, explanation of perfect gas laws – Boyle's law, Charle's law, Avagadro's law, Regnault's law, Universal gas constant, Characteristic gas constants, derivation Specific heat at constant pressure, specific heat at constant volume of gas, simple problems on gas equation.

3. Thermodynamic Processes on Gases

(05 Periods)

Types of thermodynamic processes – isochoric, isobaric, isothermal, hyperbolic, isentropic, polytropic and throttling processes, equations representing the processes. Derivation of work done, change in internal energy, rate of heat transfer for the above processes.

4. Laws of Thermodynamics

(06 Periods)

Laws of conservation of energy, first law of thermodynamics (Joule's experiment), Application of first law of thermodynamics to non-flow systems – Constant volume, constant pressure, Adiabatic and polytropic processes.

Steady flow energy equation, Application of steady flow energy to equation, turbines, pump, boilers, nozzles.

Heat source and heat sinks, statement of second laws of thermodynamics : Kelvin Planck's statement, Clasius statement, Perpetual motion Machine of first kind, second kind, Carnot engine. Introduction of third law of thermodynamics, concept of irreversibility, entropy, ideal and real gases.

5. Properties of Steam

(05 Periods)

Formation of steam and related terms, thermodynamics properties of steam, steam tables, internal latent heat, internal energy of steam, Mollier diagram (H – S Chart), Expansion of steam, Hyperbolic, reversible adiabatic and throttling processes.

Quality of steam (dryness fraction).

Study PowerPoint

(v)

6. Steam Generators

(04 Periods)

Uses of steam, classification of boilers, comparison of fire tube and water tube boilers. Construction features of Lancashire boiler, Nestler boiler, Babcock & Wilcox Boiler. Introduction to modern boilers.

7. Air Standard Cycles

(04 Periods)

Meaning of air standard cycle – its use, condition of reversibility of a cycle. Description of Carnot cycle, Otto cycle, Diesel cycle, simple problems on efficiency, calculation for different cycles. Reasons for highest efficiency of Carnot cycle over all other cycles working between same temperature limits.

8. Air Compressors

(05 Periods)

Functions of air compressor – uses of compressed air, type of air compressors. Single stage reciprocating air compressor, its construction and working, representation of processes involved on P – V diagram, calculation of work done.

Rotary compressors – types, descriptive treatment of centrifugal compressor, axial flow compressor, vane type compressor.

9. Introduction to Heat Transfer

(04 Periods)

Modes of heat transfer, Fourier's law, steady state conduction, composite structures, Natural and forced convection, thermal radiation.

10. IC Engines

(12 Periods)

Introduction, Working principle of two stroke and four stroke cycle, SI engines and CI engines, Otto cycle, diesel cycle and dual cycle, Location and functions of various parts of IC engines and materials used for them. Engines : Engine power - indicated and brake power, Efficiency - mechanical, thermal, relative and volumetric, Methods of finding indicated and brake power, Morse test for petrol engine, Heat balance sheet, simple numerical problems, Concept of pollutants in SI and CI engines, pollution control, norms for two or four wheelers - EURO - 1, EURO - 2.

11. Steam Turbines and Steam Condensers

(08 Periods)

Function and use of steam turbine, Steam nozzles - types and applications. Steam turbines - impulse, reaction, construction and working principle. Governing of steam turbines, Function of a steam condenser, elements of condensing plant, Classification - jet condenser, surface condenser, Cooling pond and cooling towers.

12. Gas Turbines and Jet Propulsion

(08 Periods)

Classification, open cycle gas turbine and closed cycle gas turbine, comparison of gas turbines with reciprocating IC engines, applications and limitations of gas turbine. Open cycle constant pressure gas turbines - general layout, PV and TS diagram and working of gas turbine. Closed cycle gas turbines, PV and TS diagram and working.

Principle of operation of ram-jet engine and turbo jet engine - application of jet engines.

Study PowerPoint

(vi)

LIST OF PRACTICALS

1. Demonstration of mountings and accessories on a boiler.
2. Demonstrate the working of air compressor.
3. Demonstration of heat transfer through conduction, convection and Radiation.
4. Study of working of high-pressure boiler.
5. Study the working of Lancashire boiler and Nestler boiler.
6. Determination of BHP by dynamometer.
7. Morse test on multi-cylinder petrol engine.
8. Study and Sketch of cut section of 2-stroke and 4-stroke engines.
9. To determine dry fraction of steam by throttling and separating calorimeter.

विषय-सूची

| क्र०सं० | अध्याय | पृष्ठ संख्या |
|---------|---|--------------|
| ० | विषय-परिचय (Introduction) | 1-4 |
| १. | मूलभूत सिद्धान्त (Fundamental Concepts) | 5-19 |
| २. | आदर्श गैसों के नियम (Laws of Perfect Gases) | 20-41 |
| ३. | गैसों पर ऊष्मागतिकी प्रक्रम (Thermodynamic Process on Gases) | 42-62 |
| ४. | ऊष्मागतिकी के नियम (Rules of Thermodynamics) | 63-99 |
| ५. | भाप के गुण (Properties of Steam) | 100-118 |
| ६. | भाप जनित्र या बॉयलर (Steam Generator) | 119-158 |
| ७. | वायु मानक चक्र (Air Standard Cycle) | 159-173 |
| ८. | वायु सम्पीडक (Air Compressor) | 174-199 |

Study PowerPoint

(viii)

| | | |
|-----|---|---------|
| 9. | ऊष्मा अंतरण-परिचय (Introduction to Heat Transfer) | 200-208 |
| 10. | अंतर्दहन इंजन (Internal Combustion Engine) | 209-285 |
| 11. | भाप टर्बाइन एवं भाप संघनित्र (Steam Turbine and Steam Condenser) | 286-326 |
| 12. | गैस टर्बाइन एवं जेट प्रपल्शन (Gas Turbine and Jet Propulsion) | 327-357 |
| 13. | प्रयोगात्मक कार्य (Experimental Works) | 358-364 |
| • | भाप सारणी (Steam Table) | 365-378 |
| • | परीक्षा प्रश्न-पत्र (Examination Paper) | |



विषय-परिचय (Introduction)

ऊष्मागतिकी, ऊष्मागतिकी सिद्धान्तों, ऊष्मागतिकी अनुप्रयोगों के अध्ययन से पूर्व कुछ प्रमुख तथ्यों, सूत्रों, मानकों, मानों का ज्ञान आवश्यक होता है। उपरोक्त की अज्ञानता के कारण ऊष्मागतिकी का अध्ययन सामान्य से कठिन लगने लगता है। अतः कुछ प्रमुख विचारणीय तथ्य निम्नलिखित हैं—

■ मात्रक एवं विमाएँ

यह किसी निकाय के अभियांत्रिकी टूल माने जाते हैं जिसके द्वारा हम निकाय के भौतिक गुणों को प्रदर्शित एवं उसका अध्ययन करते हैं।

मात्रक (Units)—किसी भौतिक राशि के गणनात्मक गुणों का प्रदर्शन मात्रक कहलाता है या किसी भौतिक राशि को मापने के लिए जिस मानक का प्रयोग करते हैं, वे मात्रक कहलाते हैं।

विमाएँ (Dimensions)—किसी निकाय के भौतिक चर जो निकाय को परिभाषित करते हैं, विमा कहलाते हैं।

उदाहरण के लिए—किसी गैस के लिए तापमान विमा है तथा $^{\circ}\text{C}$ या K इसका मात्रक होता है।

■ मात्रक का वर्गीकरण

मात्रक को दो भागों में वर्गीकृत किया गया ह—

- (i) मूल मात्रक (Fundamental unit)
- (ii) व्युत्पन्न मात्रक या द्वितीयक मात्रक (Derived or secondary unit)

(i) **मूल मात्रक (Fundamental unit)**—वह मात्रक जो किसी अन्य मात्रक पर निर्भर नहीं करता है, मूल मात्रक (Fundamental or basic unit) कहलाता है। यह मात्रक सम्पूर्ण ब्रह्माण्ड में एक ही होते हैं।

उदाहरण के लिए—मीटर, किग्रा०, सेकण्ड आदि।

कुछ प्रमुख भौतिक राशियाँ एवं उसके मूल मात्रक (एस० आई० पद्धति में)

| क्र० सं० | भौतिक राशि | | मात्रक | |
|----------|----------------|-----------------|----------------------------|-----------------------|
| | राशि | चिह्न या प्रतीक | मात्रक | चिह्न या प्रतीक |
| 1. | लम्बाई | l | मीटर | m |
| 2. | द्रव्यमान | m | किलोग्राम | kg |
| 3. | समय | t | सेकण्ड | s |
| 4. | तापमान | T | केल्विन या डिग्री सेल्सियस | K, $^{\circ}\text{C}$ |
| 5. | विद्युत धारा | I | ऐम्पियर | A |
| 6. | ज्योति तीव्रता | I_v | केण्डला | cd |

| | | | | |
|----|------------------|-------------------------------|------------|------|
| 7. | पदार्थ की मात्रा | n | मोल | mole |
| 8. | समतल कोण | $\alpha, \beta, \theta, \phi$ | रेडियन | rad |
| 9. | ठोस कोण | Ω | स्टेरेडियन | sr |

(ii) व्युत्पन्न मात्रक या द्वितीयक मात्रक (Derived or secondary unit)—वह मात्रक जो सीधे रूप में इस्तेमाल किए जाते हैं, अपितु मूल मात्रकों के पदों में व्यक्त किए जाते हैं, व्युत्पन्न मात्रक या द्वितीयक मात्रक कहलाते हैं। उदाहरण के लिए—मीटर², मीटर/सेकण्ड आदि।

कुछ प्रमुख व्युत्पन्न मात्रक या द्वितीयक मात्रक निम्नलिखित हैं—

| भौतिक राशि (Physical Quantity) | | मात्रक (Unit) | |
|---|--------------------------------|------------------------------------|--------------------------|
| राशि (Quantity) | चिह्न या प्रतीक (Symbol) | मात्रक (Unit) | चिह्न या प्रतीक (Symbol) |
| क्षेत्रफल (Area) | A | मीटर ² | m^2 |
| आयतन (Volume) | V | मीटर ³ | m^3 |
| विशिष्ट आयतन (Specific volume) | v | मीटर ³ /किग्रा | m^3/kg |
| द्रव्यमान घनत्व, विशिष्ट भार (Mass density specific weight) | ρ, w | किग्रा/मीटर ³ | kg/m^3 |
| रेखीय वेग (Linear velocity) | u, v, c | मीटर/सेकण्ड | m/s |
| रेखीय त्वरण (Linear acceleration) | a | मीटर/सेकण्ड ² | m/s^2 |
| कोणीय वेग (Angular velocity) | ω | रेडियन/सेकण्ड | rad/sec |
| कोणीय त्वरण (Angular acceleration) | α | रेडियन/सेकण्ड ² | rad/sec^2 |
| बल, भार (Force, weight) | F, W | न्यूटन | N |
| दाब, प्रतिबल (Pressure, stress) | P | न्यूटन/मीटर ² या पास्कल | N/m^2 or Pa |
| कार्य, ऊर्जा एन्थालपी (Work, Energy, Enthalpy) | W, E, H | जूल या न्यूटन-मीटर | J (N-m) |
| शक्ति (Power) | P | वाट (जूल/सेकण्ड) | W (J/s) |
| विशिष्ट ऊपरा (Specific heat) | c | जूल/किग्रा केल्विन | $J/kg K$ |
| गतिकी श्यानता (Kinematic viscosity) | μ | न्यूटन-सेकण्ड/मीटर ² | $N-s/m^2$ |
| श्यानता (Viscosity) | ν | मीटर ² /सेकण्ड | m^2/s |
| आवृत्ति (Frequency) | f | हर्ट्ज | Hz |
| गैस नियतांक (Gas constant) | R | जूल/किग्रा केल्विन | $J/kg K$ |
| ऊपरा सुचालकता (Heat conductivity) | K | वाट/मीटर-केल्विन | $W/mK = J/s m$ |
| आणविक भार (Molecular mass) | $M = \left(\frac{m}{n}\right)$ | किग्रा/मोल | kg/mole |
| आघृण, घूर्ण (Torque, moment) | T, M | न्यूटन-मीटर | N-m |
| एण्ट्रॉपी (Entropy) | S | जूल/केल्विन | J/K |

■ मात्रक पद्धति

सामान्यतः चार मात्रक पद्धतियों का इस्तेमाल किया जाता है—

- सी० जी० एस० पद्धति (C.G.S. System)
- एफ० पी० एस० पद्धति (F.P.S. System)
- एम० के एस० पद्धति (M.K.S. System)
- एस० आई० पद्धति (S.I. System)

(i) सी० जी० एस० पद्धति (C.G.S. System)—इस पद्धति का पूरा नाम सेन्टीमीटर ग्राम सेकण्ड है। इसे निरपेक्ष मात्रक पद्धति भी कहते हैं।

| राशि | मात्रक |
|-----------|------------|
| लम्बाई | सेन्टीमीटर |
| द्रव्यमान | ग्राम |
| समय | सेकण्ड |

(ii) एफ० पी० एस० पद्धति (F.P.S. System)—इस पद्धति का पूरा नाम फुट पाउण्ड सेकण्ड है।

| राशि | मात्रक |
|-----------|--------|
| लम्बाई | फुट |
| द्रव्यमान | पाउण्ड |
| समय | सेकण्ड |

(iii) एम० के एस० पद्धति (M.K.S. System)—इस पद्धति का पूरा नाम मीटर किलोग्राम पद्धति है।

| राशि | मात्रक |
|-----------|-----------|
| लम्बाई | मीटर |
| द्रव्यमान | किलोग्राम |
| समय | सेकण्ड |

(iv) एस० आई० पद्धति (S.I. System)—यह मात्रक की अंतराष्ट्रीय पद्धति है। यह सम्पूर्ण ब्रह्माण्ड में मान्य है। इसका प्रारम्भ 1960 में किया गया था।

सारणी 1—विभिन्न गैसों के लिए C_p , C_v , γ तथा R का मान

| गैस | C_p (kJ/kgK) | C_v (kJ/kgK) | $\gamma = \frac{C_p}{C_v}$ | R (J/kgK) |
|-------------------------------------|----------------|----------------|----------------------------|-------------|
| वायु | 1.005 | 0.716 | 1.40 | 287.0 |
| कार्बन डाइऑक्साइड (CO_2) | 0.846 | 0.657 | 1.29 | 188.9 |
| कार्बन मोनो ऑक्साइड (CO) | 1.047 | 0.749 | 1.40 | 298.0 |
| नाइट्रोजन | 1.043 | 0.745 | 1.40 | 296.8 |

| ऑक्सीजन (O_2) | 0.913 | 0.653 | 1.39 | 259.8 |
|---------------------|--------|--------|------|---------|
| हाइड्रोजन (H_2) | 14.257 | 10.133 | 1.40 | 4124.4 |
| अमोनिया (NH_3) | 2.177 | 1.692 | 1.29 | 485.0 |
| हीलियम (He) | 5.234 | 3.153 | 1.66 | 2076.91 |
| आर्गन (Ar) | 0.523 | 0.314 | 1.67 | 209.0 |
| मीथेन CH_4 | 2.169 | 1.650 | 1.31 | 519.0 |

नोट—

- हाइड्रोजन गैस की विशिष्ट ऊष्मा स्थिर दाब (C_p) पर सबसे अधिक (14.257 kJ/kgK) होती है तथा आर्गन गैस का सबसे कम (0.523 kJ/kgK) होती है।
- हाइड्रोजन गैस की विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर (C_v) सबसे अधिक (10.133 kJ/kgK) होती है तथा आर्गन गैस का सबसे कम (0.314 kJ/kgK) होती है।
- आर्गन गैस का रुद्धोष्य गुणांक (γ) सबसे अधिक (1.67) होता है।
- हाइड्रोजन गैस का गैस नियतांक (R) सबसे अधिक (4124.4) होता है। कार्बन डाइऑक्साइड (188.9) का सबसे कम होता है।

सारणी 2—विभिन्न ऊर्जाओं का चिह्न निरूपण

| विवरण | चिह्न निरूपण |
|------------------------------|-----------------------------|
| निकाय को प्रदान की ऊष्मा | $\Delta Q = + i \text{ ve}$ |
| निकाय द्वारा निष्कासित ऊष्मा | $\Delta Q = - i \text{ ve}$ |
| निकाय द्वारा किया गया कार्य | $\Delta w = + i \text{ ve}$ |
| निकाय पर किया गया कार्य | $\Delta w = - i \text{ ve}$ |
| आंतरिक ऊर्जा में वृद्धि | $\Delta U = + i \text{ ve}$ |
| आंतरिक ऊर्जा : कमी | $\Delta U = - i \text{ ve}$ |



1.4. ऊष्मागतिकी निकाय वर्गीकरण

ऊष्मागतिकी निकाय को दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

(i) ऊर्जा में द्रव्यमान स्थानान्तरण के आधार पर—

- (a) खुला ऊष्मागतिकी निकाय (Open thermodynamic system)
- (b) बंद ऊष्मागतिकी निकाय (Closed thermodynamic system)
- (c) विलगित ऊष्मागतिकी निकाय (Isolated thermodynamic system)

(ii) पदार्थ की अवस्था के आधार पर—

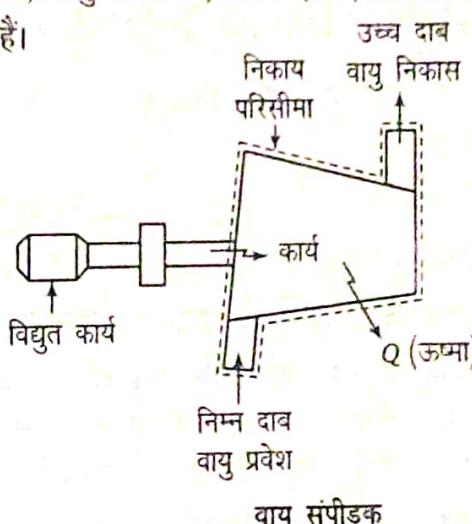
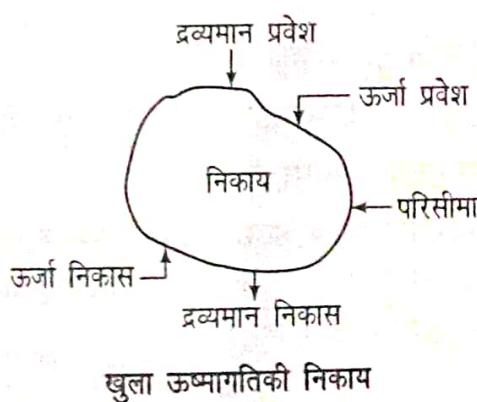
- (a) समांग ऊष्मागतिकी निकाय (Homogeneous thermodynamic system)
- (b) विषमांग ऊष्मागतिकी निकाय (Heterogeneous thermodynamic system)

(a) खुला ऊष्मागतिकी निकाय—वह ऊष्मागतिकी निकाय जिसमें निकाय की परिसीमा से ऊर्जा तथा द्रव्यमान दोनों का स्थानान्तरण हो सके, खुला ऊष्मागतिकी निकाय कहलाते हैं।

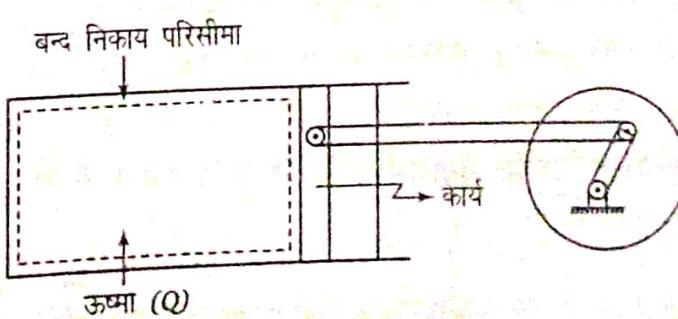
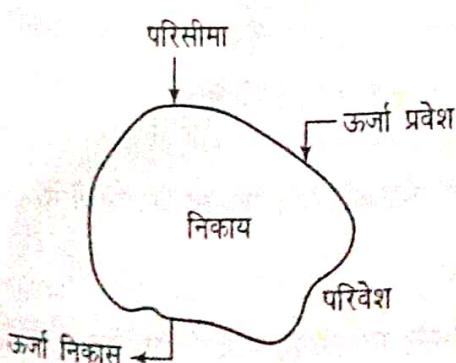
इसे प्रवाह निकाय (flow system) भी कहा जाता है क्योंकि इसमें कार्यकारी पदार्थ सतत् रूप से निकाय की परिसीमा में प्रवेश तथा बाहर निकल सकते हैं।

उदाहरण के लिए—गैस टरबाइन, वाष्प टरबाइन, बायलर, वायु संपीड़क, वाष्प इंजन, अंतर्दहन इंजन आदि।

सामान्यतः सभी अभियांत्रिकी निकाय खुला निकाय होते हैं।



(b) बंद ऊष्मागतिकी निकाय—वह ऊष्मागतिकी निकाय जिसमें निकाय की परिसीमा से केवल ऊर्जा का स्थानान्तरण हो सके, बंद ऊष्मागतिकी निकाय कहलाता है।



चित्र 1.3

बंद ऊष्मागतिकी निकाय के उदाहरण में प्रेशर कुकर, रेडियेटर प्रमुख हैं। किसी इंजन का सिलेण्डर एवं पिस्टन भाग भी बंद निकाय का उदाहरण है।

(c) विलगित ऊष्मागतिकी निकाय—वह ऊष्मागतिकी निकाय जिसमें निकाय की परिसीमा से न तो ऊर्जा का आदान-प्रदान हो सके और न ही द्रव्य का, विलगित ऊष्मागतिकी निकाय कहलाते हैं।

उदाहरण—थर्मल फ्लास्क।

(d) समांग ऊष्मागतिकी निकाय—वह ऊष्मागतिकी निकाय जिसमें द्रव्य या कार्यकारी पदार्थ एक ही अवस्था में उपस्थित हों, समांग ऊष्मागतिकी निकाय कहलाते हैं।

उदाहरण के लिए—वायु एवं शुष्क वाष्प का मिश्रण, द्रव अमोनिया एवं जल का मिश्रण, जल एवं नाइट्रिक अम्ल का मिश्रण, आक्टेन एवं हेटेन का मिश्रण।

(e) विषमांग ऊष्मागतिकी निकाय—वह ऊष्मागतिकी निकाय जिसमें द्रव्य या कार्यकारी पदार्थ एक से अधिक अवस्था में उपस्थित हों, विषमांग ऊष्मागतिकी निकाय कहलाते हैं।

उदाहरण के लिए—वायु एवं आर्द्र वाष्प का मिश्रण, जल एवं बर्फ का मिश्रण, द्रव एवं गैस का मिश्रण, जल एवं तेल का मिश्रण आदि।

□ 1.5. ऊष्मागतिकी निकाय के गुण (Property of Thermodynamic System)

किसी निकाय की अवस्था के लिए उत्तरदायी उसमें उपस्थित द्रव्य या कार्यकारी पदार्थ का लक्षण या व्यवहार, निकाय का गुण कहलाता है।

- निकाय का गुण एक अवस्था से दूसरी अवस्था में परिवर्तित होता रहता है।
- निकाय के प्रमुख गुण हैं—दाब, तापमान, आयतन, घनत्व, आंतरिक ऊर्जा, एन्थाल्पी, एण्ट्रापी आदि।
- निकाय के गुणधर्म को मुख्यतः निम्न आधार पर परिभाषित किया गया है—
 - ⇒ बिन्दु फलन गुणधर्म (Point function property)—किसी निकाय में ऊष्मागतिकी प्रक्रम के दौरान जब निकाय में उपस्थित द्रव्य या कार्यकारी पदार्थ प्रक्रम के पथ पर निर्भर न होकर, प्रक्रम के उस बिन्दु पर निर्भर करते हैं, जिस पर लक्षण या व्यवहार को मापते हैं, बिन्दु फलन गुणधर्म कहलाता है।
 - ⇒ पथ या मार्ग फलन गुणधर्म (Path function property)—किसी निकाय में ऊष्मागतिकी प्रक्रम के दौरान जब निकाय में उपस्थित द्रव या कार्यकारी पदार्थ, प्रक्रम के पथ पर निर्भर करता है जिस पर लक्षण या व्यवहार को मापते हैं, न कि प्रक्रम के किसी बिन्दु पर, पथ या मार्ग फलन गुणधर्म कहलाता है।

■ गुणधर्म का वर्गीकरण

गुणधर्मों को दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

(i) मात्रा निरपेक्ष गुणधर्म (Intensive property)

(ii) मात्रा सापेक्ष गुणधर्म (Extensive property)

(i) मात्रा निरपेक्ष गुणधर्म—यह किसी निकाय के वे गुणधर्म होते हैं, जिनका मान निकाय के पदार्थ के द्रव्यमान पर निर्भर नहीं करता है।

या

वह गुणधर्म, जो निकाय के सम्पूर्ण पदार्थ के कई हिस्से करने के पश्चात् भी उनका मान प्रत्येक हिस्से के लिए समान होता है, मात्रा निरपेक्ष गुणधर्म कहलाता है।

इस गुणधर्म के लिए परिवेश का संदर्भ आवश्यक नहीं होता है।

उदाहरण—तापमान, दाब, घनत्व या विशिष्ट द्रव्यमान, आपेक्षिक भार या विशिष्ट भार, विशिष्ट आयतन, विशिष्ट गुरुत्व आदि।

(ii) **मात्रा सापेक्ष गुणधर्म**—यह किसी निकाय के वे गुण गर्म होते हैं, जिनका मान निकाय के पदार्थ के द्रव्यमान पर निर्भर करता है।

या

वह गुणधर्म, जो निकाय के सम्पूर्ण पदार्थ के कई हिस्से करने के पश्चात् उसका मान प्रत्येक हिस्से के लिए भिन्न-भिन्न होता है, मात्रा सापेक्ष गुणधर्म कहलाता है।

ये गुण निकाय के द्रव्यमान के समानुपाती होते हैं।

उदाहरण—आयतन, ऊर्जा, द्रव्यमान, भार आदि।

■ 1.6. साम्यता : ऊष्मागतिकी के शून्यवाँ नियम का सिद्धान्त

साम्यता किन्हीं दो अवस्थाओं के बीच समानता को दर्शाता है।

साम्यता चार प्रकार की होती है, जो निम्नलिखित हैं—

तापीय साम्यता—किसी निकाय को तापीय साम्य की अवस्था में तब कहा जाएगा जब निकाय के प्रत्येक भाग के बीच का तापमान समान होगा या निकाय में कोई तापान्तर नहीं होगा। तापीय साम्यता में तापमान के क्षणिक परिवर्तन का कोई प्रभाव नहीं होता है।

यांत्रिक साम्यता—किसी निकाय को यांत्रिक साम्य की अवस्था में तब कहा जाएगा जब निकाय के प्रत्येक भाग के बीच बल साम्यावस्था में हो या निकाय में कोई असंतुलित बल कार्य न कर रहा हो। यांत्रिक साम्यता तभी संभव है जब निकाय के अंदर का दाब समान हो तथा निकाय एवं परिवेश के बीच कोई दाबान्तर न हो।

रासायनिक साम्यता—किसी निकाय को रासायनिक साम्यता में तब कहा जाएगा जब निकाय के अंदर कोई रासायनिक अभिक्रिया न हो रही हो।

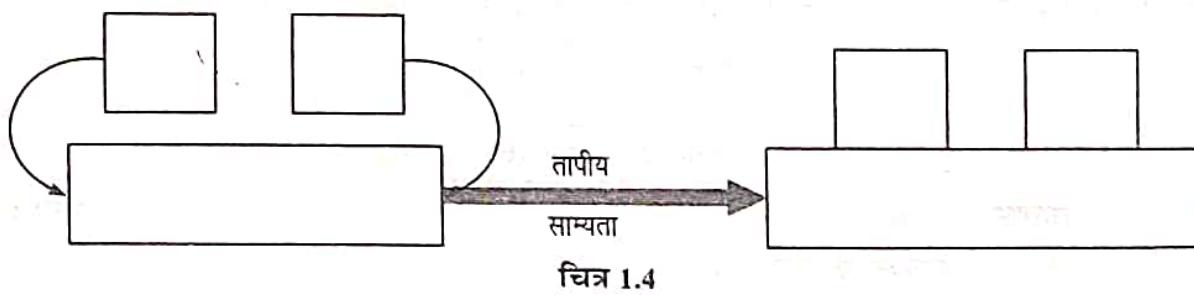
ऊष्मागतिकी साम्यता—किसी निकाय को ऊष्मागतिकी साम्यता में तब कहा जाएगा जब निकाय यांत्रिक एवं रासायनिक साम्यता में हो।

■ ऊष्मागतिकी का शून्यवाँ नियम

इस नियम के अनुसार, “जब कोई दो निकाय किसी तीसरे निकाय के साथ तापीय साम्यता में हों तो, दोनों निकाय आपस में तापीय साम्यता में होंगे।”

नियम के सत्यापन के लिए किन्हीं तीन निकाय A, B, C को लेते हैं, जो परिवेश से विलगित (Isolated) हों। माना दो निकाय A, B गर्म निकाय हैं तथा C ठण्डा निकाय है। जब A निकाय तथा C निकाय को आपस में सम्पर्क में लाते हैं तब ऊष्मा उच्च निकाय से निम्न निकाय को ओर प्रवाहित होती है तथा दोनों निकाय तापीय साम्यता में आ जाते हैं।

इस प्रकार जब निकाय B तथा निकाय C को आपस में सम्पर्क में लाते हैं तब ऊष्मा उच्च निकाय से निम्न निकाय की ओर प्रवाहित होती है तथा दोनों निकाय तापीय साम्यता में आ जाते हैं।



इस प्रकार तीनों निकाय तापीय सम्पत्ति से आ जाते हैं तथा ऊष्मागतिकी का शून्यवाँ नियम सत्यापित होता है। ऊष्मागतिकी का शून्यवाँ नियम तापमान के मापन पर निर्भर करता है।

□ 1.7. कार्य (Work)

किसी निकाय द्वारा किया गया कार्य, निकाय पर लग रहे बल तथा उसके विस्थापन का गुणनफल होता है।

अर्थात्

$$W = f \times x \quad (\text{N-m})$$

उपरोक्त कार्य की परिभाषा, यांत्रिकी के लिए उपयुक्त होती है, परन्तु हम ऊष्मागतिकी में कार्य को निम्न प्रकार से परिभाषित करते हैं—

“निकाय एवं परिवेश के मध्य किसी मात्रा निरपेक्ष गुण (तापमान को छोड़ते हुए) में अंतर के फलस्वरूप उनके बीच होने वाले ऊर्जा स्थानान्तरण को (बिना द्रव्यमान स्थानान्तरण किए हुए) कार्य कहते हैं।”

या

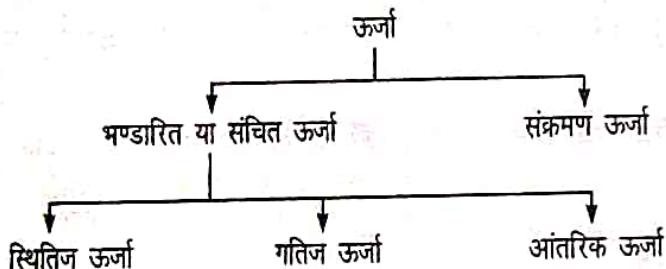
“किसी दी हुई प्रक्रिया के दौरान निकाय द्वारा कार्य को किया गया मानेंगे यदि निकाय के परिवेश पर प्रभावों को भार उठाए जाने के रूप में परिवर्तित किया जा सके।”

□ 1.8. ऊर्जा

न्यूटन के अनुसार, “ऊर्जा किसी निकाय का वह गुण है, जिससे निकाय कार्य करने में सक्षम होता है।”

ऊर्जा की गणना सीधे रूप में नहीं की जा सकती है। यह एक अदिश राशि है तथा इसका मात्रक जूल (न्यूटन-मी) है।

■ ऊर्जा का वर्गीकरण-



भण्डारित या संचित ऊर्जा—निकाय की वह ऊर्जा जो निकाय की परिसीमाओं के अंदर होती है, भण्डारित या संचित ऊर्जा कहलाती है।

यह मुख्यतः तीन वर्गों में वर्गीकृत होती है—

- स्थितिज ऊर्जा (Potential Energy)
- गतिज ऊर्जा (Kinetic Energy)
- आंतरिक ऊर्जा (Internal Energy)

स्थितिज ऊर्जा—निकाय की स्थिति के कारण उत्पन्न ऊर्जा को स्थितिज ऊर्जा कहते हैं।

$$\text{स्थितिज ऊर्जा} = mgh$$

$$\text{स्थितिज ऊर्जा} = Wh$$

मात्रक = N-m

m = निकाय का द्रव्यमान

g = गुरुत्वाकर्षण बल

h = धरातल तल से निकाय की ऊँचाई

W = निकाय का भार

गतिज ऊर्जा—किसी निकाय की वह ऊर्जा जो उसे स्थिर अवस्था से गतिमान अवस्था में ले आए, गतिज ऊर्जा कहलाती है।

$$KE = \frac{1}{2} m C^2$$

m = निकाय का द्रव्यमान

C = निकाय का वेग

मात्रक = N-m

आंतरिक ऊर्जा—निकाय की आणविक संरचना एवं अणुओं की गति के फलस्वरूप निकाय में निहित ऊर्जा को आंतरिक ऊर्जा कहते हैं।

इसे ' U ' द्वारा निरूपित करते हैं। यह निकाय का गुण होता है। यह अदृश्य होता है, तथा इसे सिर्फ महसूस किया जा सकता है।

आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन उसके तापमान में परिवर्तन पर निर्भर करता है। आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन निम्न समीकरण द्वारा ज्ञात किया जाता है—

$$dU = mC_v dT$$

dU = आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन

m = निकाय के अंदर द्रव्यमान

C_v = विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर

dT = तापमान में परिवर्तन

संक्रमण ऊर्जा—वह ऊर्जा जो निकाय की परिसीमाओं के आर-पार जा सकती है, संक्रमण ऊर्जा कहलाती है।

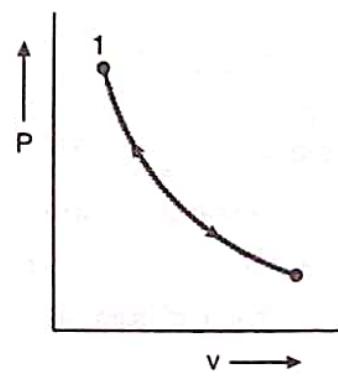
उदाहरण—ऊष्मा, कार्य विद्युत ऊर्जा इत्यादि।

1.9. संतुलन या साम्यावस्था प्रक्रम (Quasi-static Process)

इस प्रक्रम को प्रतिवर्त्य प्रक्रम भी कहा जा सकता है। इस प्रक्रम के दौरान यदि किसी ऊष्मागतिकी निकाय में कोई परिवर्तन हो रहा है तथा हम परिवर्तन को रोक कर दिशा विपरीत कर दे तो प्रक्रम अपनी पुनः प्रार्थिक अवस्था में पहुँच जाता।

दाहरण के लिए—

- घर्षण रहित सापेक्ष गति
- द्रव का बहुविधि प्रसारण एवं संपीडन
- स्प्रिंग का प्रसारण एवं संपीडन
- समतापीय प्रसारण एवं संपीडन
- घर्षण रहित रूद्धोष्म संपीडन या प्रसारण (द्रव का)
- इलेक्ट्रोलिसिस



चित्र 1.5

परम तापक्रम पैमाना—यह दो उपवर्गों में विभाजित होता है—

केल्विन पैमाना

$$1 \text{ K} = 1^\circ \text{ C} + 273$$

(यह सेन्टीग्रेड पैमाने का मापक होता है।)

रैकिन पैमाना

$$1 \text{ R} = 1^\circ \text{ F} + 460$$

(यह फारेनहाइट पैमाने का मापक होता है।)

(ii) दाब (Pressure)—सामान्यतः दाब, बल तथा क्षेत्रफल के अनुपात को कहते हैं। परन्तु ऊष्मागतिकी में दाब को निम्न प्रकार से परिभासित किया गया है—

“दाब वह बल है जो किसी निश्चित क्षेत्र या निकाय के आवरण पर कार्यरत होता है।” इसे ‘P’ द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

$$P = \frac{\text{बल}}{\text{क्षेत्रफल}} = \frac{F}{A}$$

मात्रक : N/m², KN/m², बार, पास्कल

$$1 \text{ बार} = 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$= 100 \text{ KN/m}^2$$

$$1 \text{ पास्कल} = 1 \text{ N/m}^2$$

■ दाब के प्रकार

वातावरणीय दाब—धरातल के ऊपर वातावरण में वायु के स्वयं के भार के कारण किसी निश्चित क्षेत्र में उपजे दाब को वातावरणीय दाब कहते हैं।

वातावरणीय दाब का मान धरातल की ऊपरी सतह पर निर्भर करता है। अतः वातावरणीय दाब का मान स्थिर नहीं होता है।

$$\begin{aligned} \text{मानक वातावरणीय दाब} &= 1.013 \text{ kg/cm}^2 \\ &= 101.3 \text{ kN/m}^2 \\ &= 10.3 \text{ जल स्तम्भ} \\ &= 760 \text{ mm मर्करी स्तम्भ} \end{aligned}$$

निर्वात दाब—इसे चूषण दाब भी कहते हैं। यह ऋणात्मक दाब होता है जो वातावरणीय दाब के नीचे पाया जाता है। इसे दावमापन यंत्र द्वारा मापा जाता है।

$$\text{निर्वात दाब} = \text{वातावरणीय दाब} - \text{निरपेक्ष दाब}$$

निरपेक्ष दाब—गेज दाब तथा वातावरणीय दाब का बीजगणितीय योग निरपेक्ष दाब कहलाता है।

$$\text{निरपेक्ष दाब} = \text{वातावरणीय दाब} + \text{गेज दाब}$$

गेजदाब—वातावरणीय रेखा को मानक मान कर दावमापी यंत्र द्वारा मापा गया दाब, गेज दाब कहलाता है। वातावरणीय दाब को आधार माना जाता है, इसलिए गेज दाब का मान सदैव वातावरणीय दाब से अधिक होता है।

विभिन्न प्रकार के दाब का निरूपण आगे दिया गया है—

(iii) विशिष्ट आयतन (Specific volume)—दिए गए कुल आयतन तथा कुल द्रव्यमान के अनुपात को विशिष्ट आयतन कहते हैं।

इसे ‘v’ द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

□ 1.10. प्रतिवर्त्य एवं अप्रतिवर्त्य प्रक्रम (Reversible and Irreversible Process)

(I) प्रतिवर्त्य प्रक्रम—जब ऊष्मागतिकी निकाय में प्रक्रम इस प्रकार से हो कि प्रक्रम समाप्त होने पर निकाय अप्रारम्भिक अवस्था धारण कर ले, प्रतिवर्त्य प्रक्रम कहलाते हैं।

उदाहरण—जल से वाष्प का निर्माण।

इस प्रक्रम में प्रारम्भिक अवस्था में लौटने के लिए पुनः उसी पथ पर जाना होता है। जिस प्रकार से प्रक्रम की शुरू की गई थी। अतः हम कह सकते हैं कि हमें उल्टी दिशा में पथ का अनुसरण करना होता है।

(II) अप्रतिवर्त्य प्रक्रम—इस प्रक्रम में ऊष्मागतिकी निकाय में प्रक्रम अपनी प्रारम्भिक अवस्था में पुनः नहीं सकता है।

उदाहरण—ईंधन का दहन, मशीन द्वारा यांत्रिक कार्य।

□ 1.11. विभिन्न ऊष्मागतिकी गुणधर्म

ऊष्मागतिकी गुणधर्म, वे आधारभूत भौतिक राशियाँ होते हैं जिसकी सहायता से ऊष्मागतिकी को परिभासित जाता है।

विभिन्न ऊष्मागतिकी गुणधर्म निम्न हैं—

- (i) तापमान (Temperature)
- (ii) दाब (Pressure)
- (iii) विशिष्ट आयतन (Specific volume)
- (iv) विशिष्ट ऊष्मा (Specific heat)
- (v) आंतरिक ऊर्जा (Internal energy)
- (vi) एन्थॉलपी आंतरिक ऊर्जा (Enthalpy)
- (vii) एंट्रॉपी (Entropy)

(i) तापमान (Temperature)—यह ऊष्मा की तीव्रता का मापक होता है। हम जानते हैं कि ऊष्मा उच्च तापमान निम्न तापमान की ओर प्रवाहित होती है। अतः ऊष्मा का मापन भी उच्च तापमान से निम्न तापमान की ओर ही होता है। तापमान के मापन के लिए पैमाना (Scale) का प्रयोग किया जाता है।

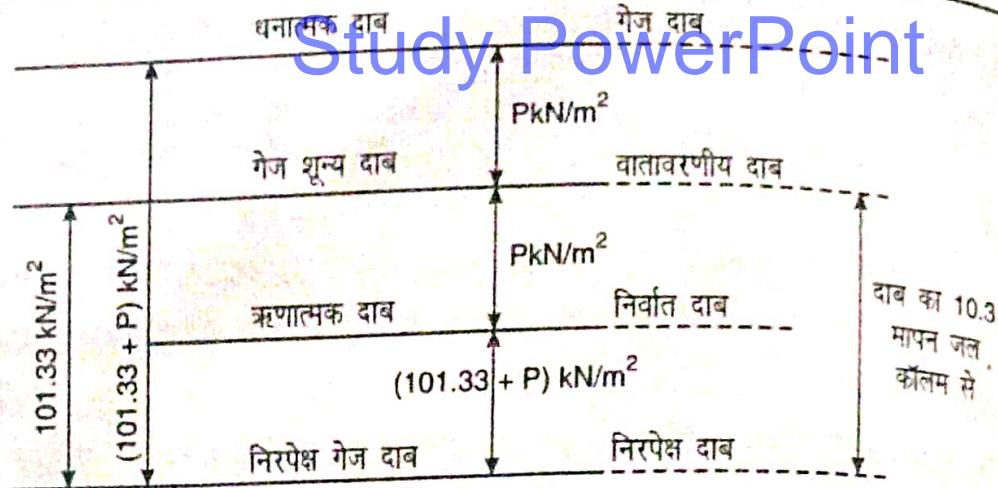
- सेन्टीग्रेड पैमाना (Centigrade scale)
- फारेनहाइट पैमाना (Fahrenheit scale)
- परम तापक्रम पैमाना (Absolute Temperature scale)

सेन्टीग्रेड पैमाना—इसमें तापमान को $^{\circ}\text{C}$ में मापा जाता है। स्केल पर 100 भाग बने होते हैं। प्रत्येक भाग 1°C होता है। न्यूनतम तापमान 0°C होता है तथा अधिकतम तापमान 100°C होता है। 0°C पानी का जमाव बिन्दु तथा 100°C का उबालक बिन्दु होता है।

फारेनहाइट पैमाना—इसमें तापमान को फारेनहाइट में मापा जाता है। इनमें स्केल 32° से 212° तक होता है। 180 वरावर भागों में बाँटा जाता है।

सेन्टीग्रेड पैमाना तथा फारेनहाइट पैमाना में संबंध—

$$^{\circ}\text{C} = \frac{5}{9} (\text{ }^{\circ}\text{F} - 32)$$



$$\nu = \frac{\text{कुल आयतन}}{\text{कुल द्रव्यमान}} = \frac{V}{m}$$

यह विशिष्ट द्रव्यमान का उल्टा होता है।

मात्रक— m^3/kg

(v) **विशिष्ट ऊष्मा** (Specific heat)—किसी पदार्थ की विशिष्ट ऊष्मा, ऊष्मा की वह मात्रा होती है जो कि की एकांक मात्रा का तापमान $1^\circ C$ तक बढ़ाता है।

इसे 'c' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है। इसका मात्रक $kJ/kg K$ होता है।

माना किसी पदार्थ का द्रव्यमान m तथा तापमान में परिवर्तन T_1 से T_2 है तब—

$$Q = mc(T_2 - T_1), \text{ kJ}$$

$$c = \frac{Q}{m(T_2 - T_1)}, \text{ kJ/kgK}$$

विशिष्ट ऊष्मा को दाब एवं आयतन के आधार पर दो वर्गों में वर्गीकृत किया गया है—

विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर—जब ऊष्मा में वृद्धि स्थिर आयतन पर होती है तब उसे स्थिर आयतन पर विशिष्ट ऊष्मा कहते हैं। इसे ' C_v ' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

विशिष्ट ऊष्मा स्थिर दाब पर—जब ऊष्मा में वृद्धि स्थिर दाब पर होती है तब उसे स्थिर दाब पर विशिष्ट ऊष्मा कहते हैं। इसे ' C_p ' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

(v) **आंतरिक ऊर्जा** (Internal energy)—निकाय की आणविक संरचना एवं अणुओं की गति के फलस्वरूप निकाय में निहित ऊर्जा को आंतरिक ऊर्जा कहते हैं।

इसे ' U ' द्वारा निरूपित करते हैं। यह निकाय का गुण होता है। यह अदृश्य होता है तथा इसे सिर्फ महसूस किया सकता है।

आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन उसके तापमान में परिवर्तन पर निर्भर करता है। आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन निम्न समान द्वारा जात किया जाता है—

$$dU = mC_v dT$$

$dU = \text{आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन}$

सिद्धान्त

m = निकाय के अंदर द्रव्यमान

C_v = विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर

dT = तापमान में परिवर्तन

(vi) एन्थालपी (Enthalpy) — किसी निकाय की सम्पूर्ण ऊर्जा को निकाय की एन्थालपी कहा जाता है। सम्पूर्ण ऊर्जा प्रकार ऊर्जा तथा आंतरिक ऊर्जा में संयुक्त रूप होता है। प्रवाह ऊर्जा से तात्पर्य यांत्रिक ऊर्जा या यांत्रिक कार्य से है। इसे ' H ' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है तथा इसका मात्रक 'kJ/kg' होता है।

$$H = PV + U$$

एन्थालपी में परिवर्तन $dH = dW + dU$

जहाँ dW = कार्य

dU = आंतरिक ऊर्जा

किसी निकाय की विशिष्ट एन्थालपी मात्रा निरपेक्ष गुणधर्म (Intensive property) है।

(vii) एण्ट्रापी (Entropy) — एण्ट्रापी को निम्न प्रकार से परिभाषित किया गया है—

“यह ऊष्मा की मात्रा का फलक होता है, जो ऊष्मा को कार्य में परिवर्तित करने की सम्भावना को प्रदर्शित करता है।”

“It is a function of a quantity of heat shows the possibility of conversion of that heat into work.”

क्लासियस असमानता (Classius inequality) के अनुसार,

“जब एक निकाय पूर्ण चक्रीय प्रक्रम से गुजरता है तब पूरे चक्र में राशि $\oint \frac{dQ}{T}$ का समाकलन शून्य या शून्य से कम होता है।”

अर्थात्

$$\oint \frac{dQ}{T} \leq 0$$

प्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए $\oint \frac{dQ}{T} = 0$

अप्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए $\oint \frac{dQ}{T} < 0$

प्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए राशि $\oint \frac{dQ}{T} = 0$, यह बताता है कि $\frac{dQ}{T}$ एक बिन्दु फलन है। अतः हम कह सकते हैं कि $\frac{dQ}{T}$

निकाय का गुणधर्म होता है। यह गुणधर्म ही एण्ट्रापी कहलाता है। इसे 'S' द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

एण्ट्रापी में परिवर्तन

$$dS = \oint \frac{dQ}{T}$$

एण्ट्रापी को सर्वप्रथम क्लासियस द्वारा इस्तेमाल किया गया जो कि ग्रीक शब्द ट्रोपी (Trope) से लिया गया था जिसका तात्पर्य है रूपान्तरण। यह एक मात्रा सापेक्ष (Extensive property) गुणधर्म है। इसका मात्रक J/K है।

विशिष्ट एण्ट्रापी = $\frac{S}{m}$, J/kg K होता है।

- ऊष्मागतिकी-विज्ञान की वह शाखा जिसके अंतर्गत ऊष्मा का ऊर्जा तथा कार्य के बीच का सम्बन्ध का अध्ययन किया जाता है।
- माइक्रोस्कोपिक ऊष्मागतिकी-इसमें निकाय का अध्ययन आणविक स्तर पर होता है।
- मैक्रोस्कोपिक ऊष्मागतिकी-इसमें निकाय को सम्पूर्ण मानते हुए अध्ययन करते हैं।
- ऊष्मागतिकी निकाय-वह क्षेत्र जिसमें ऊर्जा का रूपान्तरण कार्य में होता है, ऊष्मागतिकी निकाय कहलाता है।
- ऊष्मागतिकी परिसीमा-वह रेखा जो निकाय को चिह्नित करता है, ऊष्मागतिकी परिसीमा कहलाता है।
- ऊष्मागतिकी परिवेश-निकाय की परिसीमा के बाहर का क्षेत्र, ऊष्मागतिकी परिवेश कहलाता है।
- ब्रह्माण्ड-निकाय, परिसीमा तथा परिवेश का संयुक्त रूप ब्रह्माण्ड कहलाता है।
- ऊष्मागतिकी निकाय के प्रकार-
 - खुला ऊष्मागतिकी निकाय-वह निकाय जिसमें द्रव्यमान तथा ऊर्जा दोनों का आदान-प्रदान हो सके, खुला ऊष्मागतिकी निकाय कहलाता है।
 - बंद ऊष्मागतिकी निकाय-वह निकाय जिसमें केवल ऊर्जा का आदान-प्रदान हो सके, बंद ऊष्मागतिकी निकाय कहलाता है।
 - विलगित ऊष्मागतिकी निकाय-वह निकाय जिसमें न तो ऊर्जा का और न ही द्रव्यमान का आदान-प्रदान हो सके विलगित ऊष्मागतिकी निकाय कहलाता है।
 - समांग ऊष्मागतिकी निकाय-वह निकाय जिसमें कार्यकारी माध्यम एक ही अवस्थाओं में उपस्थित होता है, समांग ऊष्मागतिकी निकाय कहलाता है।
 - विषमांग ऊष्मागतिकी निकाय-वह निकाय जिसमें कार्यकारी पदार्थ एक से अधिक अवस्था में उपस्थित होते हैं, विषमांग ऊष्मागतिकी निकाय कहलाते हैं।
- निकाय का गुण

किसी निकाय की अवस्था को परिभाषित करने के लिए प्रयुक्त विशिष्टयों को निकाय का गुण कहा जाता है। यह दो प्रकार से परिभाषित होता है-

 - (i) विन्दु फलन गुणधर्म
 - (ii) पथ या मार्ग फलन गुणधर्म

गुण घर्मों को दो वर्गों में विभाजित किया गया है-

 - (i) मात्रा निरपेक्ष गुणधर्म
 - (ii) मात्रा सापेक्ष गुणधर्म
- ऊष्मागतिकी का शून्यबाँ नियम

इस नियम के अनुसार, जब कोई दो वस्तु किसी तीसरी वस्तु के साथ तापीय साम्यता में हो तो वह आपस में भी तापीय साम्यता में होंगी।
- विभिन्न ऊष्मागतिकी गुण धर्म निम्न हैं-
 - (i) तापमान
 - (ii) दाव
 - (iii) विशिष्ट आयतन
 - (iv) विशिष्ट ऊष्मा
 - (v) आंतरिक ऊर्जा
 - (vi) एन्थालपी

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. चित्र में एक सिलेण्डर पिस्टन दर्शाया गया है जिससे एक मैनोमीटर जुड़ा है। यदि मैनोमीटर में गैस का दाब 117 mmHg हो तथा सिलेण्डर का व्यास 200 m हो तो पिस्टन का द्रव्यमान ज्ञात कीजिए।

हल : $P = 117 \text{ mm Hg column}$

$$d = 200 \text{ m}$$

m = पिस्टन का द्रव्यमान

निचला बल = mg

$$\text{ऊपरी बल} = P \times \frac{\pi}{4} d^2$$

संतुलन की स्थिति में

$$mg = P \times \frac{\pi}{4} d^2$$

$$m \times 9.8 = \left(\frac{117}{1000} \times 13.6 \times 100 \right) \times \frac{\pi}{4} \left(\frac{200}{1000} \right)^2$$

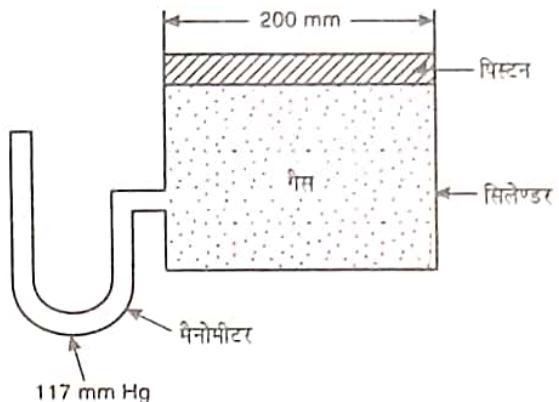
$$P = 117 \text{ mm Hg}$$

$$p = \rho gh$$

$$p = 13.6 \times 1000 \times 9.8 \times \frac{117}{1000}$$

$m = 49.989 \text{ kg}$

Ans.



उदाहरण 2. एक पिस्टन जिसका व्यास 10 cm है 1000 N का बल लगा रहा है। पिस्टन पर दाब ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है—

$$d = 10 \text{ cm} = 0.1 \text{ m}$$

$$F = 1000 \text{ N}$$

हम जानते हैं कि—

$$p = \frac{F}{A}$$

$$p = \frac{100}{\frac{\pi}{4} \times 0.1^2}$$

$p = 127.307 \text{ kN/m}^2$

Ans.

उदाहरण 3. एक ट्यूब में द्रव भरा है जिसका विशिष्ट गुरुत्व 0.9 है तथा 120 cm गहराई तक है। गेज दाब ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है— $\rho_f = 0.9$

$$h = 120 \text{ cm}$$

$$= 1.2 \text{ m}$$

$$P = wh$$

$$= \rho g h$$

$$= \rho_f \times \rho_w \times g \times h$$

$$= \rho_f \times \rho_w$$

$$P = 0.9 \times 100 \times 9.8 \times 1.2$$

$$P = 10.595 \text{ kN/m}^2$$

|| अभ्यास ||

1. ऊष्मागतिकी को परिभाषित कीजिए।

2. ऊष्मागतिकी का वर्गीकरण कीजिए।

3. निम्न को परिभाषित कीजिए—

(i) ऊष्मागतिकी निकाय

(ii) परिवेश

(iii) परिसीमा

4. विभिन्न ऊष्मागतिकी निकायों को वर्गीकृत कीजिए।

5. ऊष्मागतिकी गुणधर्म क्या है? वर्गीकरण कीजिए।

6. विभिन्न प्रकार की साम्यता को परिभाषित कीजिए।

7. ऊष्मागतिकी के शून्यवाँ नियम से आप क्या समझते हैं?

8. ऊष्मागतिकी पथ तथा प्रक्रम को समझाइए।

9. निम्न को परिभाषित कीजिए—

(a) तापमान

(b) दाब

(c) विशिष्ट आयतन

(d) आंतरिक ऊर्जा

(e) एन्थालपी

(f) एण्ट्रापी

(g) विशिष्ट ऊष्मा

◆ वस्तुनिष्ठ प्रश्नावली

1. निम्न में से कौन सा गुण मैक्रोस्कोपिक गुण है?

(a) तापमान

(b) वेग

(c) गतिज ऊर्जा

(d) संवेग

2. ऊष्मागतिकी का शून्यवाँ नियम आधारित है—

(a) तापमान पर

(b) आंतरिक ऊर्जा पर

(c) एण्ट्रापी पर

(d) एन्थालपी पर

3. रेडियेटर उदाहरण है—

(a) खुला निकाय

(b) बंद निकाय

(c) विलगित निकाय

(d) इनमें से कोई नहीं

4. निम्न में से कौन सा गुण मात्रा निरपेक्ष गुण है?

(a) तापमान

(b) आयतन

(c) दाब

(d) (a) एवं (c)

5. फारनेहाइट तथा सेन्टीग्रेड में संबंध है—

(a) ${}^{\circ}\text{C} = 5 \times 9({}^{\circ}\text{F} + 32)$

(c) ${}^{\circ}\text{C} = \frac{5}{9} + {}^{\circ}\text{F} - 32$

(b) ${}^{\circ}\text{C} = \left(\frac{5}{9}\right) \times ({}^{\circ}\text{F} + 22)$

(d) ${}^{\circ}\text{C} = \frac{5}{9}({}^{\circ}\text{F} - 32)$

6. 1°C का मान होता है—

(a) 460 K

(b) 373 K

(c) 100 K

(d) 273 K

7. $dU =$

(a) $mc_p dT$

(b) $mc_v dT$

(c) $\frac{P_2}{P_1}$

(d) work done

8. एन्थाल्पी का मान होता है—

(a) $dH = dW + dU$

(b) $dH = dW - dU$

(c) $dH = \frac{dW}{dU}$

(d) $dH = dW \times dU$

9. एन्ट्रापी का मात्रक होता है—

(a) J/k

(b) $\text{J}/\text{kg k}$

(c) $\text{J}-\text{k}$

(d) $\text{J-kg}/\text{k}$

10. एण्ट्रापी है—

(a) मात्रा निरपेक्ष

(b) मात्रा सापेक्ष

(c) (a) and (b)

(d) इनमें से कोई नहीं

उत्तरमाला

1. (a) 2. (a) 3. (b) 4. (d) 5. (d) 6. (d) 7. (b) 8. (a) 9. (a) 10. (b)



2

आदर्श गैसों के नियम

(Laws of Perfect Gases)

2.1. परिचय (Introduction)

आदर्श गैस वह गैस होती है जो किसी ऊष्मागतिकी प्रक्रम के अधीन अपनी अवस्था परिवर्तन नहीं करती है। यह गैसें प्रायोगिक रूप से संभव नहीं होती हैं। वायु, ऑक्सीजन इसके उदाहरण हैं। यह गैसें कुछ नियम का अनुसरण करती हैं। प्रमुख नियम निम्नलिखित हैं—

- (i) बॉयल का नियम (Boyle's law)
- (ii) चाल्स का नियम (Charle's law)
- (iii) गे-लुसॉक का नियम (Gay-Lussac law)
- (iv) रेगनॉल्ट का नियम (Reganult's law)

(i) बॉयल का नियम—इस नियम के अनुसार “किसी गैस के निश्चित द्रव्यमान तथा नियत तापमान पर गैस का आयतन, गैस के दाब के व्युक्तमानुपाती होता है।”

$$\text{या} \quad V \propto \frac{1}{P}$$

$$P \propto \frac{1}{V}$$

$$\text{या} \quad PV = C$$

[T = नियत]

अवस्था 1 से अवस्था 2 के दौरान—

$$P_1 V_1 = P_2 V_2$$

$$\boxed{\frac{P_1}{P_2} = \frac{V_2}{V_1}}$$

(ii) चाल्स का नियम—इस नियम के अनुसार, “नियत दाब पर किसी गैस का तापमान एवं दाब एक-दूसरे के समानुपाती होते हैं।”

$$\text{या} \quad V \propto T$$

$$\frac{V}{T} = C$$

अवस्था 1 से अवस्था 2 के लिए—

$$\frac{V_1}{T_1} = \frac{V_2}{T_2}$$

$$\frac{V_1}{V_2} = \frac{T_1}{T_2}$$

(iii) गै-लुसॉक का नियम (Gay-Lusac law)—इस नियम के अनुसार, “किसी निश्चित आयतन पर आदर्श गैस का दाब उसके तापमान के समानुपाती होता है।”

$$P \propto T$$

$$\frac{P}{T} = C$$

$$\frac{P_1}{T_1} = \frac{P_2}{T_2} = \frac{P_3}{T_3}$$

(iv) रेंग्नॉल्ट का नियम (Rengnault's law)—इस नियम के अनुसार, “किसी आदर्श गैस का तापमान 1°C बदलने पर उसके आयतन में होने वाला परिवर्तन 0° पर उसके आयतन का $\frac{1}{273}$ वाँ हिस्सा होगा।”

यह नियम दाब पर प्रतिपादित किया जाता है।

$$V_0 = 0^{\circ}\text{C} \text{ पर गैस का आयतन}$$

$$V_t = t^{\circ}\text{C} \text{ पर गैस का आयतन}$$

नियम के अनुसार

$$V_t = V_0 \times \left[\frac{273+t}{273} \right]$$

■ सार्वत्रिक गैस स्थिरांक और ऐवोगेड्रो की परिकल्पना

सार्वत्रिक गैस स्थिरांक का मान विभिन्न गैसों के लिए भिन्न-भिन्न होता है। सार्वत्रिक गैस स्थिरांक का मान ज्ञात करने से पूर्व निम्न तथ्यों का ज्ञान होना आवश्यक है—

- मोल (Mole)
- ऐवोगेड्रो की संख्या (Avogadro's Number)

मोल (Mole)—

वह संख्या जो पदार्थ के आणविक भार (Molecular weight) के बराबर होती है, उसकी मोल संख्या कहलाती है।

यदि ठोस का द्रव्यमान = m kg

तथा आणविक भार = M kg/kg moles

तथा मोल की संख्या $n = \frac{m \text{ kg}}{M \text{ kg / kg mole}} = \frac{m}{M} \text{ kg mole}$

एवं मोलर आयतन (Moles volume)

$$V_{\text{mole}} = \frac{V}{n} \text{ m}^3 / \text{kg mole}$$

जहाँ V = गैस का कुल आयतन

ऐवोगेड्रो की संख्या (Avogadro's Number)—

इसके अनुसार प्रत्येक पदार्थ में अणुओं की संख्या 6.02×10^{26} होती है।

यह संख्या ऐवोगेड्रो संख्या (A) कहलाती है।

पदार्थ में कुल अणुओं की संख्या $N = nA$

ऐकोगेझो का नियम—इस नियम के अनुसार—

समान दाब व ताप पर सभी आदर्श गैस की आयतन में अणुओं की संख्या समान होती है।
या

सामान्य तापमान एवं दाब पर सभी गैसों के 1 kg mole का आयतन समान होता है तथा यह 22.4 m^3 के बराबर होता है।

■ सार्वत्रिक गैस स्थिरांक (Universal Gas Constant)

सामान्य गैस समीकरण से $PV = mRT$

$$m = nM$$

$$PV = nMRT$$

$$PV = n(MR)T = nR_0T$$

$$R_0 = MR$$

$$P \frac{V}{n} = R_0 T$$

$$PV_{\text{mole}} = R_0 T \quad \frac{V}{n} = V_{\text{mole}}$$

$$R_0 = \frac{PV_{\text{mole}}}{T}$$

$$P = 1.01325 \text{ bar या } 1.01325 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$V_{\text{mole}} = 22.4 \text{ m}^3$$

$$T = 273 \text{ K}$$

$$R_0 = \frac{1.01325 \times 10^5 \times 22.4}{273}$$

$$R_0 = 8314 \text{ J/kg mole K}$$

$$R_0 = 8.314 \text{ kJ/kg mole K}$$

$$R = \frac{8.314}{M} \text{ kJ/kg K}$$

जहाँ M = आण्विक द्रव्यमान

R = सार्वत्रिक गैस नियतांक या मोलर गैस नियतांक।

■ विशिष्ट गैस समीकरण या सामान्य गैस समीकरण

(Characteristic Gas Equation or General Gas equation)

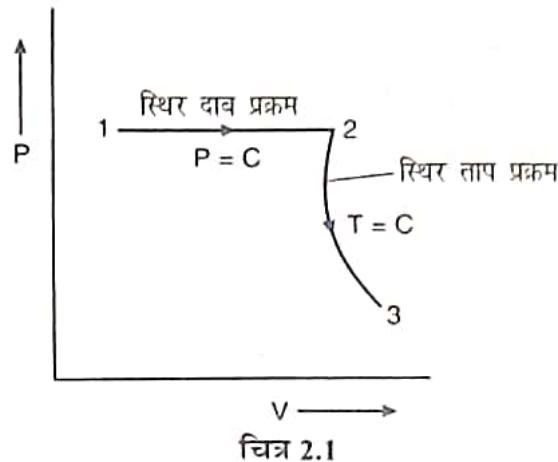
सामान्य गैस समीकरण—यह बॉयल एवं चाल्स के नियम का संयुक्त रूप है। इस समीकरण के द्वारा हम किसी गैस के दाब, तापमान एवं आयतन में संबंध ज्ञात करते हैं।

माना, किसी गैस की अवस्था 1 से अवस्था 3 में परिवर्तन हो रहा है तथा इस दौरान गैस पथ 1-2 तथा पथ 2-3 का अनुसरण कर रही है जैसा कि चित्र 2.1 में दर्शाया गया है—

P_1, V_1, T_1 = विन्दु 1 पर दाब, आयतन एवं तापमान क्रमशः

P_2, V_2, T_2 = विन्दु 2 पर दाब, आयतन एवं तापमान क्रमशः

P_3, V_3, T_3 = विन्दु 3 पर दाब, आयतन एवं तापमान क्रमशः



पथ 1-2 के दौरान (नियत दाब पर) —

$$\frac{V_1}{T_1} = \frac{V_2}{T_2}$$

$$V_2 = \frac{V_1 T_2}{T_1} \quad \dots(i)$$

$$T_2 = T_3 \Rightarrow V_2 = \frac{V_1 T_3}{T_1}$$

पथ 2-3 के दौरान (नियत तापमान पर) —

$$P_2 V_2 = P_3 V_3$$

$$V_2 = \frac{P_3 V_3}{P_2}$$

$$V_2 = \frac{P_3 V_3}{P_1} \quad \dots(ii)$$

$$P_2 = P_1$$

समीकरण (i) एवं समीकरण (ii) से —

$$\frac{V_1 T_3}{T_1} = \frac{P_3 V_3}{P_1}$$

या

$$\frac{V_1 P_1}{T_1} = \frac{P_3 V_3}{T_3} \Rightarrow \frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_3 V_3}{T_3}$$

$$\frac{PV}{T} = \text{constant (नियतांक)}$$

यह नियतांक गैस नियतांक कहलाता है तथा इसको 'R' द्वारा दर्शाते हैं।

$$\frac{PV}{T} = R$$

$$PV = RT$$

M kg द्रव्यमान के लिए —

$$PV = mRT \quad \text{सामान्य गैस समीकरण}$$

■ गैस की विशिष्ट ऊष्मा (Specific Heat of Gas)

किसी पदार्थ की विशिष्ट ऊष्मा वह मात्रा होती है जो किसी पदार्थ की एकक मात्रा का तापमान 1°C तक बढ़ाने के लिए आवश्यक ऊष्मा है।

इसे C द्वारा प्रदर्शित किया जाता है। इसका मात्रक kJ/kg K होता है। माना किसी पदार्थ का द्रव्यमान m तथा उसके अंतर्वर्ती तापमान T_1 से T_2 हो तब—

$$Q = mc(T_2 - T_1) \text{ kJ}$$

$$c = \frac{Q}{m(T_2 - T_1)} = \text{kJ/kg K}$$

विशिष्ट ऊष्मा दो तर्गों में वर्गीकृत है—(i) स्थिर दाब पर (C_p) (ii) स्थिर आयतन पर (C_v)

■ C_v तथा C_p में सम्बन्ध

माना किसी गैस को किसी पात्र में गर्भ किया जा रहा है तथा वह बिन्दु 1 से बिन्दु 2 का अनुसरण कर रहा। दौरान दाब को स्थिर माना गया है।

माना

m = गैस का द्रव्यमान

V_1 = गैस का प्रारम्भिक आयतन बिन्दु 1 पर

V_2 = गैस का अंतिम आयतन बिन्दु 2 पर

T_1 = गैस का प्रारम्भिक तापमान बिन्दु 1 पर

T_2 = गैस का अंतिम तापमान बिन्दु 2 पर

C_p = गैस की विशिष्ट ऊष्मा स्थिर दाब पर

C_v = गैस की विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर

P = स्थिर दाब

बिन्दु 1 से बिन्दु 2 पर प्रदत्त ऊष्मा—

$$Q_{1-2} = mC_p(T_2 - T_1)$$

कार्य

$$W_{1-2} = P(V_2 - V_1)$$

आंतरिक ऊर्जा में वृद्धि $U_{1-2} = mC_v(T_2 - T_1)$

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम के अनुसार

$$Q_{1-2} = W_{1-2} + U_{1-2}$$

$$mC_p(T_2 - T_1) = mC_v(T_2 - T_1) + P(V_2 - V_1)$$

हम जानते हैं कि

$$PV = mRT$$

[R = गैस नियम]

$$mC_p(T_2 - T_1) = mC_v(T_2 - T_1) + mR(T_2 - T_1)$$

$$C_p = C_v + R$$

$$\boxed{C_p - C_v = R}$$

हम जानते हैं कि

$$\frac{C_p}{C_v} = \gamma$$

[γ = रुद्धोम्]

$$C_p = \gamma C_v$$

$$C_p - C_v = R$$

$$\gamma C_v - C_v = R$$

$$C_v (\gamma - 1) = R$$

$$C_v = \frac{R}{\gamma - 1}$$

$$\gamma = 1 + \frac{R}{C_v},$$

$$C_p = \frac{\gamma R}{\gamma - 1}$$

सारणी 1. विभिन्न गैसों के लिए C_p , C_v , γ तथा R का मान

| गैस | C_p (kJ/kgK) | C_v (kJ/kgK) | $\gamma = \frac{C_p}{C_v}$ | R (J/kgK) |
|-------------------------------------|----------------|----------------|----------------------------|-------------|
| वायु | 1.005 | 0.716 | 1.40 | 287.0 |
| कार्बन डाइऑक्साइड (CO_2) | 0.846 | 0.657 | 1.29 | 188.9 |
| कार्बन मोनो ऑक्साइड (CO) | 1.047 | 0.749 | 1.40 | 298.0 |
| नाइट्रोजन | 1.043 | 0.745 | 1.40 | 296.8 |
| ऑक्सीजन (O_2) | 0.913 | 0.653 | 1.39 | 259.8 |
| हाइड्रोजन (H_2) | 14.257 | 10.133 | 1.40 | 4124.4 |
| अमोनिया (NH_3) | 2.177 | 1.692 | 1.29 | 485.0 |
| हीलियम (He) | 5.234 | 3.153 | 1.66 | 2076.91 |
| आर्गन (Ar) | 0.523 | 0.314 | 1.67 | 209.0 |
| मीथेन CH_4 | 2.169 | 1.650 | 1.31 | 519.0 |

नोट—

- हाइड्रोजन गैस की विशिष्ट ऊष्मा स्थिर दबाव (C_p) पर सबसे अधिक (14.257 kJ/kgK) होती है तथा आर्गन गैस का सबसे कम (0.523 kJ/kgK) होता है।
- हाइड्रोजन गैस की विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर (C_v) सबसे अधिक (10.133 kJ/kgK) होता है तथा आर्गन का सबसे कम (0.314 kJ/kgK) होता है।
- आर्गन गैस का रूद्धोष्म गुणांक (γ) सबसे अधिक (1.67) होता है।
- हाइड्रोजन गैस का गैस नियतांक (R) सबसे अधिक (4124.4) होता है। कार्बन डाइऑक्साइड (188.9) का सबसे कम होता है।

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. एक बंद पात्र में गैस का दबाव एवं तापमान 1 बार और 20°C है। यदि पात्र का गर्म करके गैस का तापमान 100°C किया जाए तो पात्र के भीतर गैस का दबाव ज्ञात कीजिए।

Solution : दिया है—

$$P_1 = 3 \text{ bar}$$

$$T_1 = 20^\circ\text{C}$$

$$= 20 + 273 = 293 \text{ K}$$

$$T_2 = 100^\circ\text{C} = 100 + 273 = 373 \text{ K}$$

$$V_1 = V_2 = V$$

$$P_2 = ?$$

$$\frac{P_1}{P_2} = \frac{T_1}{T_2}$$

$$P_2 = \frac{T_2}{T_1} \times P_1$$

$$P_2 = \frac{373}{293} \times 1$$

$P_2 = 1.273 \text{ बार}$

स्थिर आयतन

उदाहरण 2. गैस की दी हुई मात्रा का आयतन 2 m^3 एवं तापमान 21°C है। यदि गैस को स्थिर दाब पर 150°C तक गर्म किया जाए तो गैस का आयतन ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है

$$V_1 = 2 \text{ m}^3$$

$$t_1 = 21^\circ\text{C}$$

$$t_1 = 21 + 273 = 294 \text{ K}$$

$$t_2 = 150^\circ\text{C} = 150 + 273 = 423 \text{ K}$$

गैस का अंतिम आयतन $V_2 = ?$

चाल्स के नियम के अनुसार

$$\frac{V_2}{V_1} = \frac{T_2}{T_1}$$

$$V_2 = \frac{T_2}{T_1} \times V_1$$

$$V_2 = \frac{423}{294} \times 2$$

$V_2 = 2.877 \text{ m}^3$

उदाहरण 3. एक बंद पात्र जिसका आयतन 1 m^3 है में 2 kg वायु 20°C पर भरी है। पात्र के भीतर की वायु दाब ज्ञात कीजिए। पात्र की वायु को 150°C तक गर्म किए जाने पर इसका दाब क्या होगा? वायु के लिए R का 287 J/kgK मानें।

हल : दिया है

$$V_1 = 1 \text{ m}^3$$

$$m = 2 \text{ kg}$$

$$t_1 = 20^\circ\text{C} = 20 + 273 = 293 \text{ K}$$

$$P_1 = ?$$

$$t_2 = 150^\circ = 150 + 273 = 423 \text{ K}$$

$$P_2 = ?$$

$$R = 287 \text{ J/kg K}$$

हम जानते हैं कि

$$P_1 V_1 = m R T_1$$

$$P_1 \times 1 = 2 \times 287 \times 293$$

$$P_1 = 1.68 \text{ bar}$$

Ans.

स्थिर आयतन पर

$$\frac{P_1}{T_1} = \frac{P_2}{T_2}$$

$$P_2 = P_1 \times \frac{T_2}{T_1}$$

$$= 1.68 \times \frac{423}{293}$$

$$= 2.428 \text{ bar}$$

Ans.

उदाहरण 4. गैस की विशिष्ट ऊष्मा $C_p = 1.96 \text{ kJ/kg K}$, $C_v = 1.46 \text{ kJ/kg K}$ है। गैस का मोलर द्रव्यमान नियतांक का मान ज्ञात कीजिए।

हल :

$$C_p = 1.96 \text{ kJ/kg K}$$

$$C_v = 1.46 \text{ kJ/kg K}$$

हम जानते हैं कि

$$C_p - C_v = R$$

$$R = 1.96 - 1.46$$

$$R = 0.5 \text{ kJ/kg K}$$

Ans.

$$M = \frac{R_0}{R}$$

$$M = \frac{8.314}{0.5}$$

$$M = 16.628$$

Ans.

उदाहरण 5. 47°C तापमान एवं 5 bar दाब पर वायु का आयतन 0.5 m^3 है। वायु की मात्रा ज्ञात कीजिए यदि

$$C_p = 1 \text{ kJ/kg K}$$

$$C_v = 0.72 \text{ kJ/kg K}$$

हल :

$$P = 5 \text{ bar} = 5 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$t = 47^\circ\text{C}$$

$$= 47 + 273$$

$$= 320 \text{ K}$$

$$V = 0.5 \text{ m}^3$$

$$C_p = 1 \text{ kJ/kg K}$$

$$C_v = 0.72 \text{ kJ/kg K}$$

$$m = ?$$

हम जानते हैं कि

$$C_p - C_v = R$$

$$1 - 0.72 = 0.28 \text{ kJ/kg K}$$

$$= 280 \text{ J/kg K}$$

एवं

$$PV = mRT$$

$$m = \frac{PV}{RT}$$

$$m = \frac{5 \times 10^5 \times 05}{280 \times 320} = 2.79 \text{ kg}$$

□ 2.2. परिचय (Introduction)

आदर्श गैसें वह गैसें होती हैं जो किसी दाब एवं तापमान के मध्य गैस के नियम का अनुसरण करती हैं।

वह गैसें जिनमें किसी प्रकार के असंतुलित बल (Unbalanced force) न लग रहे हों आदर्श गैसें कहलाती हैं।

प्रमुख गुण—

आदर्श गैस $PV = RT$ का अनुसरण करता है।

आदर्श गैस में विशिष्ट ऊष्मा नियत नहीं होता है, यह तापमान का फलक माना जाता है।

वास्तविकता में आदर्श गैसें संभव नहीं होती हैं।

वास्तविक गैसें वह होती हैं जो गैस के नियम का अनुसरण नहीं करती है, अर्थात् तापमान एवं दाब में बदलाव के ऊष्मागतिकी गुणों में भी परिवर्तन होता है।

परीक्षणों द्वारा ज्ञात है कि निम्न दाब एवं तापमान के साथ वास्तविक गैसें बॉयल एवं चाल्स के नियम का अनुकरती हैं।

आदर्श गैस समीकरण $PV = RT$ को हम गैसों के गतिकी सिद्धान्त द्वारा ज्ञात कर सकते हैं। प्रमुख अवधारणा (Assumptions) निम्नलिखित हैं—

(i) एक निश्चित आयतन का गैस अधिक मात्रा में अणुओं को संग्रहित किया हो।

(ii) अणुओं का खिंचाव पूर्णतः प्रत्यास्थ (perfectly elastic) होना चाहिए।

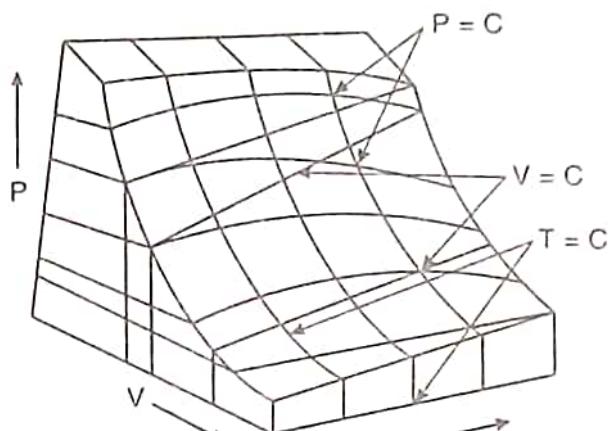
(iii) अणुओं में खिंचाव के दौरान वे किसी प्रकार का बल उत्पन्न न करें।

□ 2.3. आदर्श गैस के लिए P-V-T सतह

हम जानते हैं आदर्श गैस का व्यवहार तीन चरों (क्रमशः दाब, तापमान एवं आयतन) से संबंधित होता है। यह तीन चरों को तीन लम्बवत् अक्षों पर रखा जाए तो हमें एक सतह प्राप्त होती है जो $PV = RT$ को परिभाषित करती है। यह प्रकार की सतह को P-V-T सतह कहते हैं। यह सतह आदर्श गैस के आधारभूत गुणों को प्रदर्शित करती है। यह अभियांत्रिकी टूल की तरह कार्य करती है जिसका उपयोग हम विभिन्न ऊष्मागतिकी गुणों तथा प्रक्रम को ज्ञात करने के लिए करते हैं।

आदर्श गैसों के नियम

P-V-T सतह का आरेख निम्न है—



चित्र 2.2

आरेख में प्रत्येक विन्दु साम्यावस्था को प्रदर्शित करता है तथा रेखाएँ प्रक्रम को प्रदर्शित करती हैं।

2.4. आदर्श गैस की विशिष्ट ऊष्माधारिताएँ (Specific Heat Capacities of Ideal Gas)

स्थिर आयतन पर किसी आदर्श गैस की विशिष्ट ऊष्माधारिता—

$$C_v = \left(\frac{dU}{dT} \right)_v$$

जूल के नियम के अनुसार

$$C_v = \frac{dU}{dT}$$

स्थिर दाब पर किसी आदर्श गैस की विशिष्ट ऊष्माधारिता

$$C_p = \frac{dh}{dT}$$

हम जानते हैं कि

$$h = U + PV$$

$$h = U + RT$$

$$\therefore PV = RT$$

T के सापेक्ष अवकलन करने पर—

$$\frac{dh}{dT} = \frac{dU}{dT} + R$$

$$C_p = C_v + R$$

$\left(\frac{dh}{dT} = C_p \text{ तथा } \frac{dU}{dT} = C_v \text{ का मान रखने पर} \right)$

$C_p - C_v = R$

आणविक राशि में

$C_p - C_v = R_0$

जहाँ $C_p =$ स्थिर दाब पर विशिष्ट ऊष्माधारिता

$C_v =$ स्थिर आयतन पर विशिष्ट ऊष्माधारिता

□ 2.5. आदर्श गैस की आंतरिक ऊर्जा एवं एन्थालपी

किसी आदर्श गैस की आंतरिक ऊर्जा को जूल के नियम से परिभाषित करते हैं। जूल के नियम के अनुसार, "फिर आदर्श गैस की आंतरिक ऊर्जा केवल तापमान पर निर्भर करती है। दाब एवं आयतन से प्रभावित नहीं होती है।"

अर्थात्

$$U = f(T)$$

एन्थालपी की परिभाषा के अनुसार

$$h = U + PV$$

$$PV = RT$$

$$h = U + RT$$

चूंकि U, T का फलक है अतः h भी तापमान का ही फलक होगा।

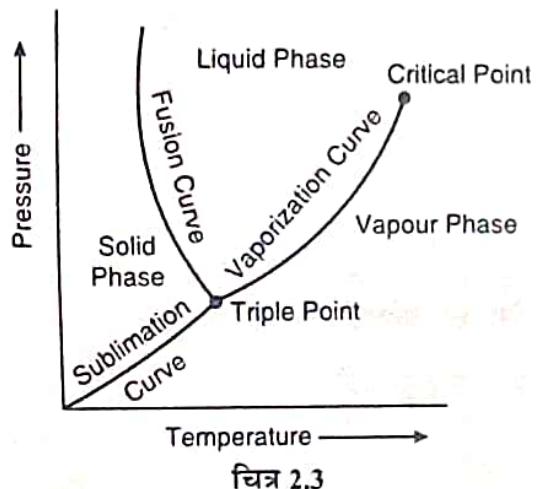
अतः

$$h = f(T)$$

□ 2.6. ट्रिपल बिन्दु (Triple Point)

ट्रिपल बिन्दु प्राप्त करने के लिए तथा तापमान के बीच आरेख खींचा जाता है।

ट्रिपल बिन्दु का P-T (Pressure-Temperature) आरेख निम्न है—



P-T आरेख के प्रमुख वक्र निम्न हैं—

(i) सबलिमेशन वक्र (Sublimation curve)—इसमें ठोस एवं वाष्प अवस्था होती है। इसे फ्रोस्ट रेखा (Frost line) भी कहते हैं।

(ii) वाष्पीकरण वक्र (Vapourisation curve)—इसमें द्रव एवं वाष्प अवस्था होती है। इसे वाष्प रेखा (steam line) भी कहते हैं।

(iii) प्यूजन वक्र (Fusion curve)—इसमें ठोस तथा द्रव अवस्था होती है। इसे बर्फ रेखा (Ice line) भी कहते हैं। सबलिमेशन वक्र एवं वाष्पीकरण वक्र का झुकाव सभी पदार्थों के लिए सदैव धनात्मक होता है। प्यूजन वक्र का झुकाव (Slope) धनात्मक या ऋणात्मक होता है।

जल का प्यूजन वक्र का झुकाव सदैव ऋणात्मक होता है।

ट्रिपल बिन्दु वह बिन्दु है जहाँ सबलिमेशन वक्र, वाष्पीकरण वक्र तथा प्यूजन वक्र आकार आपस में मिलते हैं।

2.7. वान्डर वाल समीकरण (Vander Waals equation)

वान्डर वाल समीकरण को 1873 में द्रवीय एवं गैसी अवस्था के लिए प्रतिपादित किया गया था।

वान्डर वाल समीकरण

$$\left(P + \frac{a}{V^2} \right) (V - b) = RT$$

a, b = विशिष्ट नियतांक

V = आयतन/द्रव्यमान

R = गैस नियतांक

P = दाब

T = तापमान

यदि आयतन प्रति मोल को माना जाए—

$$\left(P + \frac{a}{V^2} \right) (V - b) = R_0 T$$

P = N/m²

\bar{V} = m³/kg-mol

\bar{T} = k

$R = 8314 \text{ Nm/kg mol k}$

$a = \text{Nm}^4/(\text{kg-mol})^2$

$b = \text{m}^3/\text{kg mol}$

वान्डर वाल नियतांक के मान

| क्रम संख्या | पदार्थ | $a (\text{Nm}^4/(\text{kg-mol})^2)$ | $b (\text{m}^3/\text{kg-mol})$ |
|-------------|--------------------------------------|-------------------------------------|--------------------------------|
| 1. | हाइड्रोजन (H ₂) | 25105 | 0.0262 |
| 2. | ऑक्सीजन (O ₂) | 139250 | 0.0314 |
| 3. | कार्बन डाइऑक्साइड (CO ₂) | 362850 | 0.0423 |
| 4. | हीलियम (He) | 3417620 | 0.0228 |
| 5. | वायु | 135522 | 0.0362 |
| 6. | जल वाष्प (H ₂ O) | 551130 | 0.0300 |
| 7. | मर्करी वाष्प (Hg) | 2031940 | 0.0057 |

2.8. अमागत प्रयोग (Amagat's Experiment)

वान्डर वाल समीकरण से

$$\left(P + \frac{a}{V^2} \right) (V - b) = RT$$

समीकरण को व्यवस्थित करने पर—

$$PV = \frac{RTV}{V-b} - \frac{a}{V}$$

उपरोक्त समीकरण से यह स्पष्ट है कि दाब के बढ़ने से वान्डर वाल समीकरण में भी बदलाव हो रहा है। अमागत प्रयोग से यही सिद्ध किया जाता है।

T को नियम मानते हुए दोनों पक्षों में P के सापेक्ष अवकलन करने पर

$$\left(\frac{d(PV)}{dP} \right)_T = \left\{ \frac{a}{V^2} - \frac{RT_b}{(V-b)^2} \right\} \left(\frac{dV}{dP} \right)_T$$
...(i)

न्यूनतम स्थिति के लिए

$$\left(\frac{d(PV)}{dP} \right)_T = 0$$
...(ii)

चूंकि $\left(\frac{dV}{dP} \right)_T = 0$ संभव नहीं है। अतः न्यूनतम स्थिति के लिए—

$$\frac{RT_b}{(V-b)^2} = \frac{a}{V^2}$$

या

$$RT \cdot \frac{b}{a} = \left(1 - \frac{b}{V} \right)^2$$
...(iii)

समीकरण (iii) का मान समीकरण (i) में रखने पर—

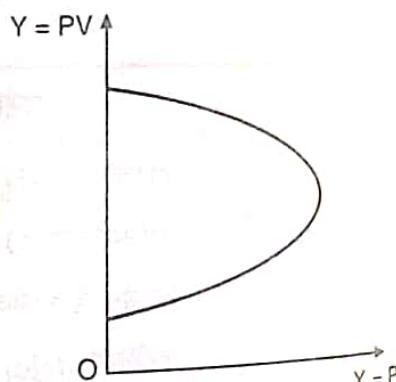
$$\frac{b}{a} \left(P + \frac{a}{V^2} \right) (V-b) = \left(1 - \frac{b}{V} \right)^2$$

सरल करने पर—

$$V = b \left(\frac{PV^2}{a} + 2 \right)$$

दोनों ओर P से गुणा करने पर तथा $PV = Y$, $P = x$ रखने पर

$$Y = b \left(\frac{y^2}{a} + 2x \right)$$



या

$$Y(a - by) = 2abx$$

चित्र 2.4

उपरोक्त समीकरण locus of minima को प्रदर्शित करता है।

उपरोक्त समीकरण निम्न परवलय के पथ (Path of parabola) का अनुसरण करेगा।

अमागत का समीकरण 0°C से 100°C के बीच मान्य होता है।

2.9. अवस्था समीकरण (State Equation)

इसे लाक्षणिक समीकरण (Characteristic equation) भी कहते हैं। यह समीकरण अणुओं के बीच आत्मरिक आकर्षण बल के प्रभाव को प्रदर्शित करता है।

अवस्था समीकरण निम्न है—

$$\frac{PV}{RT} = A_0 + A_1 P + A_2 P^2 + A_3 P^3 + \dots$$

$$\frac{PV}{RT} = B_0 + \frac{B_1}{V} + \frac{B_2}{V^2} + \frac{B_3}{V^3} + \dots$$

जहाँ A_0, A_1, \dots तथा $B_0, B_1 =$ लाक्षणिक गुणांक। यह गुणांक तापमान का फलक होता है।

इस समीकरण का उपयोग गैसों के लिए (निम्न तथा मध्यम घनत्व) किया जाता है।

लाक्षणिक गुणांक का मान हम P-V-T के प्रयोगों से प्राप्त करते हैं।

2.10. द्रव्यमान अनुपात (Mass Fraction)

माना एक गैस विभिन्न अवयवों के मिश्रण से प्राप्त होती है। विभिन्न अवयव क्रमशः a, b, c, d, \dots हैं। गैस का यमान m है।

$$m = m_a + m_b + m_c + m_d + \dots = \sum m_i$$

जहाँ $i =$ कुल अवयवों की संख्या

$$\sum \frac{M_i}{m} = \frac{m_a}{m} + \frac{m_b}{m} + \frac{m_c}{m} + \frac{m_d}{m} + \dots$$

$$\sum \frac{M_i}{m} = \text{द्रव्यमान अनुपात}$$

द्रव्यमान अनुपात को γ_i द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$\gamma_i = \frac{\sum M_i}{m} = \frac{m_a}{m} + \frac{m_b}{m} + \frac{m_c}{m} + \frac{m_d}{m} + \dots$$

द्रव्यमान तथा मात्रा के आधार पर किसी गैस के मिश्रण का विश्लेषण, मात्रात्मक विश्लेषण कहलाता है।

2.11. आणविक अनुपात (Mole Fraction)

अणुओं की संख्या के आधार पर किसी गैस के मिश्रण का विश्लेषण आणविक विश्लेषण (molecular analysis) हलाता है। माना कुल अणुओं की संख्या n है।

जहाँ n प्रत्येक अणु $a_1, a_2, a_3, a_4, \dots$ का योग है।

$$n = n_{a_1} + n_{a_2} + n_{a_3} + n_{a_4} + \dots = \sum n_i$$

$i =$ कुल अणुओं की संख्या

$$\frac{n_{a_1}}{n} + \frac{n_{a_2}}{n} + \frac{n_{a_3}}{n} + \frac{n_{a_4}}{n} + \dots = \frac{\sum n_i}{n}$$

$\frac{\sum n_i}{n}$ को आणविक अनुपात कहते हैं।

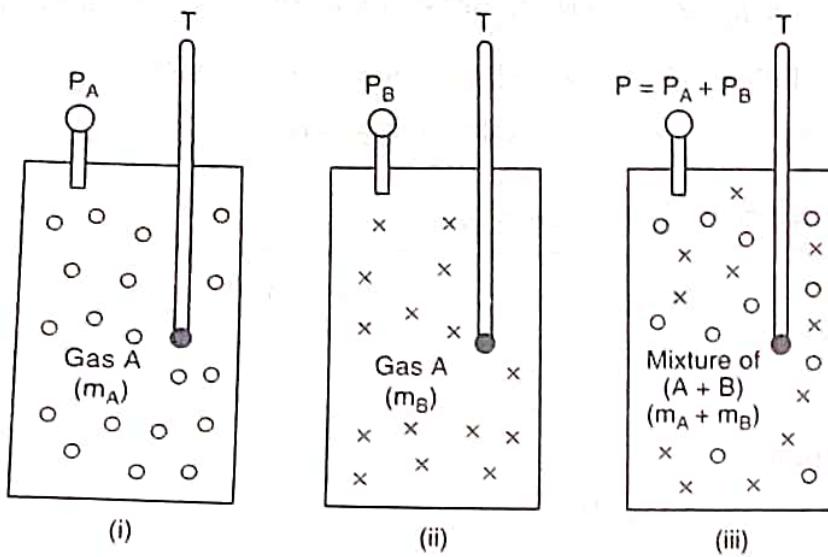
इसे x_i द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

□ 2.12. आंशिक दाब (Partial Pressure)

बल प्रति क्षेत्रफल को दाब कहते हैं। इसका मात्रक N/m^2 होता है।

आंशिक दाब को डाल्टन (Dalton) द्वारा परिभासित किया गया था।

डाल्टन के अनुसार आंशिक दाब, किसी निश्चित तापमान तथा दाब द्वारा किसी आयतन के पात्र में मिश्रण उत्सर्जित दाब को आंशिक दाब कहते हैं।



चित्र 2.4

आंशिक दाब को आरेख द्वारा भी प्रदर्शित किया जा सकता है—

माना गैस A तथा B जिसका तापमान T तथा दाब क्रमशः P_A तथा P_B है तथा आयतन V है।

द्रव्यमान के अनुसार

$$m = m_A + m_B$$

डाल्टन के अनुसार

$$P = P_A + P_B$$

डाल्टन का आंशिक दाब का नियम प्रयोगों पर आधारित है तथ यह निम्न दाब पर गैसों के मिश्रण के लिए उप होता है।

□ 2.13. गैसों की सम्पीड़यता (Compressibility of Gas)

सामान्यतः सभी गैस सम्पीड़य होती हैं। गैसों की सम्पीड़यता को दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

(i) समतापीय सम्पीड़यता (Isothermal compressibility)

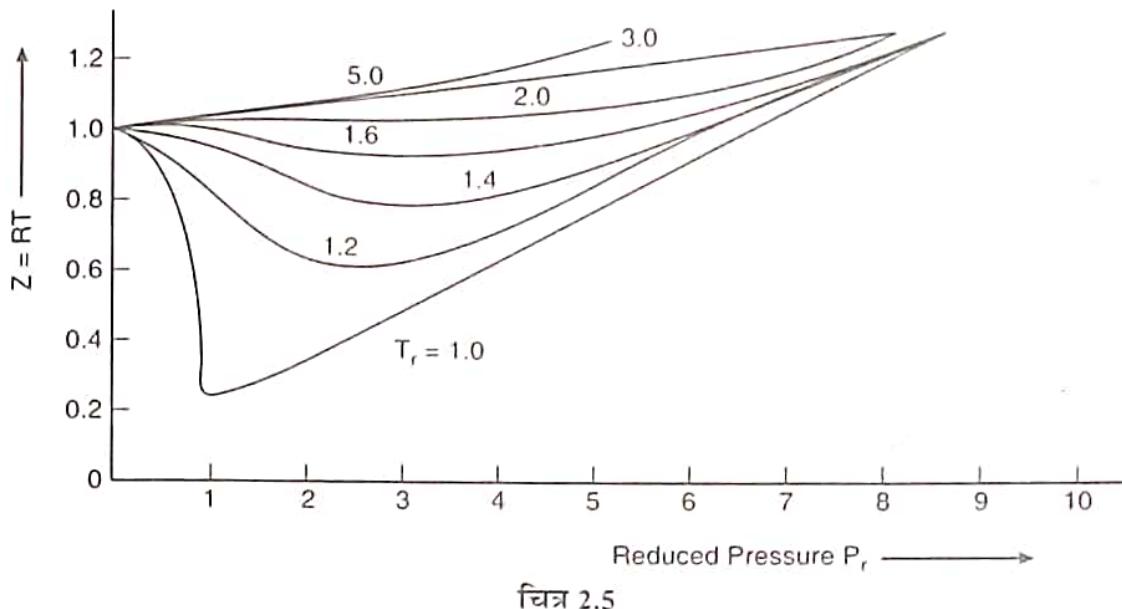
(ii) रूद्धोप्य सम्पीड़यता (Adiabatic compressibility)

सम्पीड़यता गुणांक (Compressibility factor)—किसी गैस का सम्पीड़यता गुणांक दो गुणों का फलक होता है। सामान्यतः दाब एवं तापमान।

इस प्रकार कि $Z = f(T_r, P_r)$ क्रांतिक विन्दु के पहले तक Z का सदैव एक से कम या एक से ज्यादा होता है।

सम्पीड़यता चार्ट सामान्यतः Z एवं P_r के बीच खींचा जाता है।

उदाहरण—



|| सारांश ||

- आदर्श गैस—वह गैस जो किसी की दाव एवं तापमान के मध्य गैस के नियम का अनुसरण करे, आदर्श गैस कहलाती है।
- वास्तविक गैस—वह गैस जो गैस के नियम का अनुसरण नहीं करती है, वास्तविक गैस कहलाती है।
- P-V-T सतह : आदर्श गैस के सम्बन्ध में दाव, तापमान एवं आयतन को तीन लम्बवत् अक्षों पर रखा जाए तो हमें एक सतह प्राप्त होती है, जो $PV = RT$ को परिभाषित करता है। इस प्रकार की सतह को P-V-T सतह कहते हैं।
- आदर्श गैस की आंतरिक ऊर्जा एवं एन्थालपी

$$v = h = f(T)$$

- ट्रिपल बिन्दु
- वह बिन्दु जहाँ सबलिमेशन वक्र, वाष्पीकरण वक्र आकर आपस में मिलते हैं, ट्रिपल बिन्दु कहलाता है।
- वान्डर वाल समीकरण

$$\left(P + \frac{a}{V^2} \right) (V - b) = RT$$

- अमागत समीकरण

$$Y(a - by) = 2abx$$

- अवस्था समीकरण

$$\frac{PV}{RT} = A_0 + A_1 P + A_2 P^2 + A_3 P^3 + \dots$$

$$\frac{PV}{RT} = B_0 + \frac{B_1}{V} + \frac{B_2}{V^2} + \frac{B_3}{V^3} + \dots$$

- द्रव्यमान अनुपात

- इसे Y_i द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$Y_i = \frac{\sum M_i}{M} = \frac{m_a}{m} + \frac{m_b}{m} + \frac{m_c}{m} + \frac{m_d}{m} + \dots$$

- आण्विक अनुपात
- इसे x_i द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$x_i = \frac{n_{a_1}}{n} + \frac{n_{a_2}}{n} + \frac{n_{a_3}}{n} + \frac{n_{a_4}}{n} + \dots$$

- अंशिक दाब

- गैसों की सम्पीड़यता

$$P = P_a + P_B$$

$$Z = f(T_r, P_r)$$

- आदर्श गैस—वह गैस जो किसी ऊष्मागतिकी प्रक्रम के अधीन अपनी अवस्था परिवर्तन नहीं करती है, आदर्श गैस कहलाती है।

- आदर्श गैस के नियम

- (i) बॉयल का नियम (Boyle's law)

इस नियम के अनुसार—

$$V \propto \frac{1}{P}$$

$$PV = C$$

- (ii) चाल्स का नियम

इस नियम के अनुसार

$$V \propto T$$

$$V/T = C$$

- (iii) गे-लुसॉक का नियम

इस नियम के अनुसार

$$P \propto T$$

$$\frac{P}{T} = C$$

- (iv) रेनॉल्ट का नियम

इस नियम के अनुसार

$$V_t = V_0 \times \frac{T}{T_0}$$

- सार्वत्रिक गैस नियतांक

$$R_0 = 8314.31 \text{ J/kg mole K}$$

$$R = \frac{8314.31}{M} \text{ J/kg K}$$

- विशिष्ट गैस समीकरण

$$PV = mRT$$

P = गैस का दाब

V = गैस का आयतन

m = गैस का द्रव्यमान

R = सार्वत्रिक गैस नियतांक

T = गैस का तापमान

- विशिष्ट ऊष्मा—किसी पदार्थ की निश्चित संहति का तापमान 1° बढ़ाने के लिए दी जाने वाली ऊष्मा की मात्रा को विशिष्ट ऊष्मा कहते हैं।

$$\text{विशिष्ट ऊष्मा स्थिर दब पर } C_p = \frac{dQ}{mdT} \text{ kJ/kg K}$$

$$\text{विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर } C_v = \frac{dQ}{mdT} \text{ kJ/kg K}$$

- C_p एवं C_v में संबंध

$$C_p - C_v = R$$

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. एक स्टील फ्लास्क 0.04 m^3 क्षमता का है जिसमें नाइट्रोजन को 120 bar पर 20°C पर रखा गया। फ्लास्क को इस प्रकार सुरक्षा प्रदान की गई है कि दब तापमान नियम बना रहे। निम्न की गणना कीजिए—

नाइट्रोजन की मात्रा kg में।

हल : क्षमता $V = 0.04 \text{ m}^3$

दब

$P = 120 \text{ bar}$

तापमान $T = 20 + 273 = 293 \text{ K}$

नाइट्रोजन का आणविक भार $M = 28$

$$\begin{aligned} &= \frac{R_0}{M} \\ &= \frac{8314}{28} \end{aligned}$$

$$= 296.90 \text{ J/kg K}$$

यदि नाइट्रोजन को आदर्श गैस मान लें तो—

$$PV = mRT$$

$$m = \frac{PV}{RT} = \frac{120 \times 10^5 \times 0.04}{296.9 \times 293}$$

$$m = 5.51 \text{ kg}$$

Ans.

उदाहरण 2. एक गोलाकार आकृति का गुब्बारा जिसका व्यास 6 m है में हाइड्रोजन गैस 1 abs तथा 20°C पर भरा है। थोड़े समय पश्चात् दब 0.94 भाग वास्तविक दब का रह जाता है उसी तापमान पर। निम्न की गणना कीजिए—

(i) यदि गुब्बारे की विमाएँ नहीं बदलती हैं तो गैस का वास्तविक द्रव्यमान ज्ञात कीजिए जो बाहर निकलता है।

(ii) स्थिर आयतन पर दब में गिरावट के लिए आवश्यक ऊष्मा निस्तारण की मात्रा।

हल : (i) $\Delta m = m_1 - m_2$

$$= \frac{P_1 V_1}{R T_1} = \frac{P_2 V_2}{R T_2}$$

$$= \frac{V_1}{R T_1} (P_1 - P_2)$$

$$\therefore V_1 = V_2, T_1 = T_2$$

एवं

$$\begin{aligned} P_2 &= 0.94 P_1 \\ &= \frac{V_1}{RT_1} (P_1 - 0.94 P_1) \\ &= \frac{P_1 V_1}{RT_1} (1 - 0.94) \end{aligned}$$

द्रव्यमान निस्तारण प्रतिशत

$$\begin{aligned} &= \frac{\Delta m}{m_1} \times 100 \\ &= \frac{\frac{P_1 V_1}{RT_1} (1 - 0.94)}{\frac{P_1 V_1}{RT_1}} \\ &= 6\% \end{aligned}$$

(ii) आवश्यक ऊष्मा निस्तारण की मात्रा

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$$

$$\frac{P_1}{T_1} = \frac{0.94 P_1}{T_2}$$

 $\because V_1 = V_2$ and $P_2 =$

$$Q = m C_v (T_1 - T_2)$$

$$m = \frac{P_1 V_1}{R T_1} = \frac{1 \times 10^5 \times \frac{4}{3} \pi \times 3^3}{\frac{8314}{2} \times 293}$$

$$m = 9.28 \text{ kg}$$

$$m R = 8314$$

$$R = \frac{8314}{2}$$

$$m \text{ for } H_2 = 2$$

$$C_v = 10400 \text{ J/kg K} \quad H_2 \text{ के लिए}$$

$$Q = 9.28 \times 10400 (293 - 275.4)$$

$$Q = 1.69 \text{ kJ}$$

उत्तर— $P_1 = 1.33 \text{ bar}$, $P_2 = 2.11 \text{ bar}$

2. सिलेण्डर में गैस भरी है जिसकी विशिष्टयाँ निम्न हैं—

- (i) गैस का प्रारम्भिक तापमान = 20°C
- (ii) प्रारम्भिक दाब = 1.5 bar
- (iii) प्रारम्भिक आयतन = 0.1 m^3
- (iv) अंतिम दाब = 7.5 bar
- (v) अंतिम आयतन = 0.04 m^3

गैस का अंतिम तापमान ज्ञात कीजिए।

उत्तर— 586 K

3. एक मृदु इस्पात (mild steel) के टुकड़े को 115°C तक गर्म किया जाता है जिसका द्रव्यमान 5 kg है। इस टुकड़े को एक बंद पात्र में 30 kg पानी जो 20°C पर है में डाल दिया जाता है। पात्र की वाहरी दीवारें कुचालक पदार्थों की वनी हैं। गर्म टुकड़ों को डालने से पानी के तापमान में 35°C की बढ़ोत्तरी होती है। मृदु-इस्पात के लिए विशिष्ट ऊष्मा का मान ज्ञात कीजिए।

उत्तर— 0.96 kJ/kg-k

4. एक गैस के लिए $C_p = 1.96 \text{ kJ/kg-k}$, $C_v = 1.5 \text{ kJ/kg-k}$ है। 0.3 m^3 के एक नियत आयतन के कक्ष में यह 2 kg गैस 5°C पर भरी जाती है। इस गैस को तब तक गर्म किया जाता है जब तक इसका तापमान 100°C नहीं हो जाता। किए गए कार्य, दी गई ऊष्मा, आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन, मोलर द्रव्यमान तथा नियतांक ज्ञात कीजिए।

उत्तर— 0.285 kJ, 285 kJ, 18 kg, 0.46 kJ/kg-k

5. 5m^3 क्षमता वाले पात्र में 25 मोलर द्रव्यमान वाली 20 kg गैस भरी है। यदि गैस का तापमान 1°C हो तो इसका दाब ज्ञात करो।

उत्तर— 3.83 bar

सैद्धान्तिक प्रश्न

1. आदर्श गैस को परिभाषित कीजिए।
2. निम्न नियमों को विस्तार से समझाइए।
 - (a) बॉयल का नियम
 - (b) चाल्स का नियम
 - (c) गे-लुसाक का नियम
 - (d) रेंनाल्ट का नियम
3. सार्वजनिक गैस स्थिरांक को परिभाषित कीजिए।
4. मोल को परिभाषित कीजिए।
5. ऐवोगेड्रो की संख्या को समझाइए।
6. ऐवोगेड्रो का नियम लिखिए।
7. सार्वत्रिक गैस स्थिरांक का मान ज्ञात कीजिए।
8. सामान्य गैस समीकरण क्या है।
9. विशिष्ट ऊष्मा को परिभाषित कीजिए।

10. C_p तथा C_v में संबंध लिखिए।
11. आदर्श गैस एवं वास्तविक गैस को परिभाषित कीजिए।
12. P-V-T सतह क्या है?
13. आदर्श गैस की विशिष्ट नियम को समझाइए।
14. आदर्श गैस की आंतरिक ऊर्जा एवं एन्थाल्पी में संबंध स्पष्ट कीजिए।
15. द्रिपल बिन्दु क्या है?
16. वान्डर वाल समीकरण को समझाइए।
17. अमागत प्रयोग लिखिए।
18. अवस्था समीकरण समझाइए।
19. द्रव्यमान अनुपात तथा आणविक अनुपात को परिभाषित कीजिए।
20. आंशिक दाब क्या है?
21. गैसों की सम्पीड़यता को समझाइए।

◆ वस्तुनिष्ठ प्रश्न

1. आदर्श गैस होती है—
 (a) अवस्था परिवर्तन नहीं करती
 (c) अवस्था परिवर्तन करती है।
 (b) $PV = C$ का अनुसरण करती है।
 (d) a and b
2. बायल के नियम के अनुसार—
 (a) $P_1 V_1 = P_2 V_2$
 (b) $\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$
 (c) $\frac{P_1}{P_2} = \frac{T_1}{T_2}$
 (d) इनमें से कोई नहीं
3. चाल्स के नियम के अनुसार—
 (a) $\frac{V_1}{T_1} = \frac{V_2}{T_2}$
 (b) $P_1 V_1 = P_2 V_2$
 (c) $\frac{P_1}{P_2} = \frac{T_1}{T_2}$
 (d) $\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$
4. गे-लुसाक के नियम के अनुसार—
 (a) $\frac{P_1}{T_1} = \frac{P_2}{T_2}$
 (b) $\frac{P_1}{P_2} = \frac{T_1}{T_2}$
 (c) $\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$
 (d) a and b
5. n का मान होता है—
 (a) $\frac{m}{M}$
 (b) $\frac{M}{m}$
 (c) $m \times M$
 (d) इनमें से कोई नहीं
6. पदार्थ में अणुओं की संख्या होती है—
 (a) 6.02×10^{26}
 (b) 6.02×10^{-26}
 (c) n
 (d) इनमें से कोई नहीं
7. R_0 का मान होता है—
 (a) 8.314 kJ/kg mole K
 (c) a and b
 (b) 8314 J/kg mole K
 (d) इनमें से कोई नहीं है
8. R का मात्रक है—
 (a) kJ/kg K
 (b) kJ/kg°C
 (c) kJ/kg mole K
 (d) सभी

9. विशिष्ट गैस समीकरण होता है—
 (a) $PV = mRT$ (b) $\frac{PV}{T} = C$ (c) $PV = C$ (d) सभी
10. C_p एवं C_v में संबंध होता है—
 (a) $C_p + C_v = R$ (b) $\frac{C_p}{C_v} = \gamma$ (c) $C_p \times C_v = R$ (d) $C_p - C_v = R$
11. आदर्श गैस वह होती है—
 (a) गैस के नियम का अनुसरण करे
 (c) a and b
 (b) गैस के नियम का अनुसरण न करे
 (d) कोई नहीं
12. वास्तविक गैस वह होती है—
 (a) गैस के नियम का अनुसरण करे
 (c) a and b
 (b) गैस के नियम का अनुसरण न करे
 (d) कोई नहीं
13. आंशिक दाब होती है—
 (a) $P = P_a + P_b$ (b) $P = \frac{1}{P_a + P_b}$ (c) $P = \frac{P_a + P_b}{P_a}$ (d) $P = \frac{P_a + P_b}{P_b}$
14. बान्डर वाल समीकरण होता है—
 (a) $\left(P + \frac{a}{v^2}\right)(V - b) = RT$
 (c) $\left(P + \frac{a}{v^2}\right)(v + b) = RT$
 (b) $\left(P - \frac{a}{v^2}\right)(V - b) = RT$
 (d) $\left(P + \frac{a}{v}\right)(v - b) = RT$
15. Z का मान होता है—
 (a) 1 से कम (b) 1 से ज्यादा (c) 1 के बराबर (d) a and b दोनों

उत्तरमाला

1. (d) 2. (a) 3. (a) 4. (d) 5. (a) 6. (a) 7. (c) 8. (a) 9. (a) 10. (d)
 11. (a) 12. (b) 13. (a) 14. (a) 15. (d)



3

गैसों पर ऊष्मागतिकी प्रक्रम

(Thermodynamic Process on Gases)

□ 3.1. परिचय (Introduction)

इस अध्याय में हम गैसों पर विभिन्न प्रकार के प्रक्रम तथा उनके प्रभावों का अध्ययन करेंगे। इस अध्याय में हम पथ, प्रक्रम, प्रवाह, प्रतिवर्त्य तथा अप्रतिवर्त्य प्रक्रम, अप्रवाह प्रक्रम तथा प्रवाह प्रक्रम का अध्ययन करेंगे।

□ 3.2. ऊष्मागतिकी पथ एवं प्रक्रम

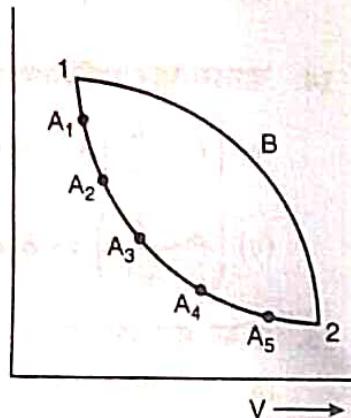
जब कोई निकाय अपनी किसी एक साम्यावस्था से दूसरी साम्यावस्था में जाती है तब वह जिस मार्ग का अनुसरण करती है, उसे ऊष्मागतिकी पथ कहते हैं।

निकाय द्वारा इस पथ पर चलने की प्रक्रिया को ऊष्मागतिकी प्रक्रम कहते हैं। उदाहरण के लिए कोई निकाय 'A' अपनी '1' साम्यावस्था से '2' साम्यावस्था तक पहुँचने के लिए A_1, A_2, A_3, A_4, A_5 का अनुसरण करती है।

1- $A_1-A_2-A_3-A_4-A_5-2$ किसी ऊष्मागतिकी निकाय का पथ है तथा 1 अवस्था से 2 अवस्था के बीच होने वाले प्रक्रम को ऊष्मागतिकी प्रक्रम कहते हैं।

चक्रीय प्रक्रम—जब कोई निकाय विभिन्न ऊष्मागतिकी पथ का अनुसरण करते हुए अपनी प्रारम्भिक अवस्था में पहुँच जाती है, तो इस प्रक्रम को चक्रीय प्रक्रम कहते हैं।

उदाहरण के लिए चित्र में 1- $A_1-A_2-A_3-A_4-A_5-2-B-1$ एक चक्रीय प्रक्रम है।



चित्र 3.1

नोट—ऊष्मागतिकी में चक्रीय प्रक्रम का विशेष महत्व होता है। विभिन्न उपकरण जो चक्रीय प्रक्रम पर आधारित हैं, निम्नलिखित हैं—अंतर्दहन इंजन, वाष्प इंजन, वाष्पशक्ति संयंत्र, गैस टरबाइन शक्ति संयंत्र, संपीडक, रेफ्रिजरेटर आदि।

विभिन्न प्रकार के ऊष्मागतिकी प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

- (i) स्थिर आयतन प्रक्रम या समआयतनिक प्रक्रम (Constant volume or Isochoric process)
- (ii) स्थिर दाव प्रक्रम या समदाबी प्रक्रम (Constant pressure or Isobaric process)
- (iii) स्थिर तापमान प्रक्रम या समतापी प्रक्रम (Constant temperature or Isothermal process)
- (iv) स्थिर एण्ट्रापी प्रक्रम या रुद्धोष्प्रक्रम (Constant Entropy or Adiabatic process)
- (v) बहुविधि प्रक्रम (Polytropic process)
- (vi) थ्रॉट्लिंग प्रक्रम (Throttling process)
- (vii) मुक्त प्रसारण प्रक्रम (Free Expansion process)
- (viii) अतिपरवलयिक प्रक्रम (Hyperbolic process)

3.3. प्रवाह एवं अप्रवाह प्रक्रम (Flow Proces and Non-Flow Process)

प्रवाह प्रक्रम—वह प्रक्रम जिसे द्रव्यमान, ऊष्मा तथा कार्य तीनों निकाय की परिसीमा के आर-पार आ जा सके प्रवाह प्रक्रम कहलाते हैं।

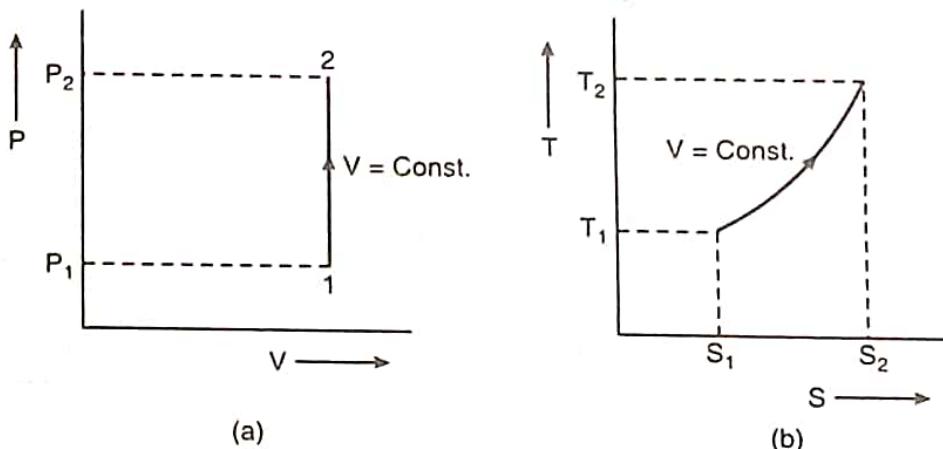
प्रवाह प्रक्रम खुले निकाय में पाया जाता है। यह स्थिर तथा अस्थिर दोनों हो सकता है।

अप्रवाह प्रक्रम—वह प्रक्रम जिसमें सिर्फ ऊर्जा निकाय की परिसीमा से बाहर आ जा सके अप्रवाह प्रक्रम कहलाता है। अप्रवाह प्रक्रम बंद निकाय में पाया जाता है।

3.4. विभिन्न ऊष्मागतिकी प्रक्रम (Differential Thermodynamic Process)

स्थिर आयतन प्रक्रम या सम आयतनिक प्रक्रम

निकाय की सभी साम्यावस्था के लिए इस ऊष्मागतिकी प्रक्रम में आयतन स्थिर होता है। स्थिर आयतन पर $m \text{ kg}$ का आदर्श गैस प्रक्रम 1 से प्रक्रम 2 तक जाता है जैसा कि चित्र (a) एवं (b) में प्रदर्शित है।



चित्र 3.2

माना निकाय में आदर्श गैस का प्रारम्भिक दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_1, T_1, V_1 हैं तथा निकाय में आदर्श गैस का अंतिम दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_2, T_2, V_2 हैं। कुछ प्रमुख ऊष्मागतिकी सम्बन्ध निम्नलिखित हैं—

(i) $P - V - T$ में सम्बन्ध

सामान्य गैस समीकरण से

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$$

$$\therefore V_1 = V_2$$

 \therefore

$$\boxed{\frac{P_1}{T_1} = \frac{P_2}{T_2}}$$

या

$$\boxed{\frac{P_1}{P_2} = \frac{T_1}{T_2}}$$

(ii) गैस द्वारा किया गया कार्य W_{1-2}

हम जानते हैं कि $\delta W = P dV$

$$\int_1^2 \delta W = P \int_1^2 dV$$

$$W_{1-2} = P(V_2 - V_1)$$

$$[\because V_2 - V_1 = 0]$$

$$\boxed{W_{1-2} = 0}$$

अतः इस प्रक्रम में गैस द्वारा निकाय पर कोई कार्य नहीं किया जाता है।

(iii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ($U_2 - U_1$)

हम जानते हैं कि

$$dU = mC_V dT$$

$$\int_1^2 dU = mC_V \int dT$$

$$U_{1-2} = mC_V (T_2 - T_1)$$

(iv) प्रदत्त ऊष्मा (Q_{1-2})

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम के अनुसार

$$dQ = dU + dW$$

हम जानते हैं कि

$$dW = 0$$

अतः

$$dQ = dU$$

$$Q_{1-2} = mC_V (T_2 - T_1)$$

इस प्रक्रम में प्रदत्त ऊष्मा को कुल मात्रा आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है।

(v) एन्थालपी में परिवर्तन ($H_2 - H_1$)

$$H_2 - H_1 = U_2 - U_1 + P_2 V_2 - P_1 V_1$$

$$\therefore PV = mR$$

$$H_2 - H_1 = mC_V (T_2 - T_1) + mR (T_2 - T_1)$$

$$\therefore R = C_P - C_V$$

$$H_2 - H_1 = m(T_2 - T_1)[C_V + R]$$

$$H_2 - H_1 = m(T_2 - T_1)[C_V + C_P - C_V]$$

$$H_2 - H_1 = mC_P (T_2 - T_1)$$

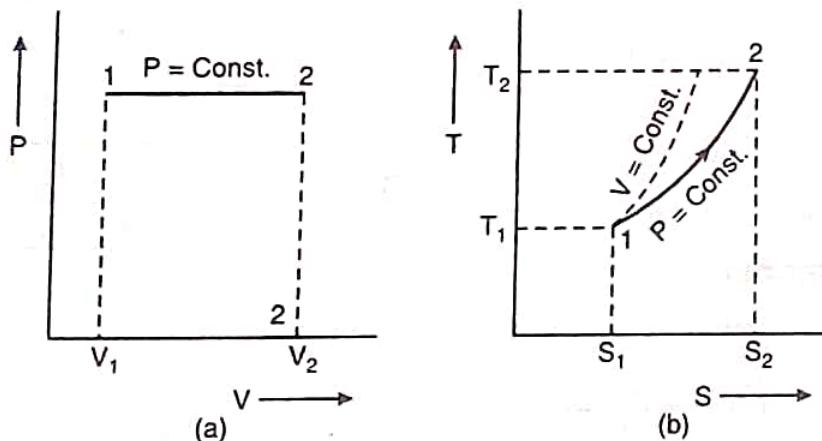
नोट— • इस प्रक्रम में निकाय पर कार्य नहीं प्राप्त होता है।

• इस प्रक्रम में आंतरिक ऊर्जा में बढ़ोत्तरी होती है।

(ii) स्थिर दाब प्रक्रम या समदाबी प्रक्रम

निकाय की सभी साम्यावस्था के लिए इस ऊष्मागतिकी प्रक्रम में दाब स्थिर होता है।

स्थिर दाब पर $m \text{ kg}$ का आदर्श गैस प्रक्रम 1 से प्रक्रम 2 तक जाता है जैसा कि चित्र (a) एवं चित्र (b) में दिया गया है।



चित्र 3.3

माना निकाय में आदर्श गैस का प्रारम्भिक दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_1, T_1, V_1 हैं तथा निकाय में आदर्श गैस का अन्तिम दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_2, T_2, V_2 हैं। कुछ प्रमुख ऊष्मागतिकी सम्बन्ध अग्रलिखित हैं—

(i) $P - V - T$ में सम्बन्ध—

सामान्य गैस समीकरण से,

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$$

$$\therefore P_1 = P_2$$

$$\therefore \boxed{\frac{V_1}{T_1} = \frac{V_2}{T_2}}$$

या

$$\boxed{\frac{V_1}{V_2} = \frac{T_1}{T_2}}$$

(ii) गैस द्वारा किया गया कार्य W_{1-2}

हम जानते हैं कि

$$\delta W = P \cdot dV$$

$$\int_1^2 \delta W = P \cdot \int_1^2 dV$$

$$W_{1-2} = P(V_2 - V_1)$$

$$W_{1-2} = PV_2 - PV_1$$

$$[\because PV = mRT]$$

$$\boxed{W_{1-2} = mR(T_2 - T_1)}$$

(iii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ($U_1 - U_2$)

हम जानते हैं कि

$$dV = mC_v dT$$

$$\int_1^2 dU = mC_v \int_1^2 dT$$

$$\boxed{U_1 - U_2 = mC_v(T_2 - T_1)}$$

(iv) प्रदत्त ऊष्मा (Q_{1-2})

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम के अनुसार

$$dQ = dU + dW$$

$$dQ = mC_v dT + mRdT$$

$$Q_{1-2} = mC_v(T_2 - T_1) + mR(T_2 - T_1)$$

$$\boxed{Q_{1-2} = mC_p(T_2 - T_1)}$$

$$[\because R = C_p - C_v]$$

(v) एन्थालपी में परिवर्तन ($H_2 - H_1$)

$$H_2 - H_1 = U_2 - U_1 + P_2 V_2 - P_1 V_1$$

$$H_2 - H_1 = mC_v(T_2 - T_1) + mR(T_2 - T_1)$$

$$H_2 - H_1 = m(T_2 - T_1)(C_v + R)$$

$$[\because C_p - C_v = R]$$

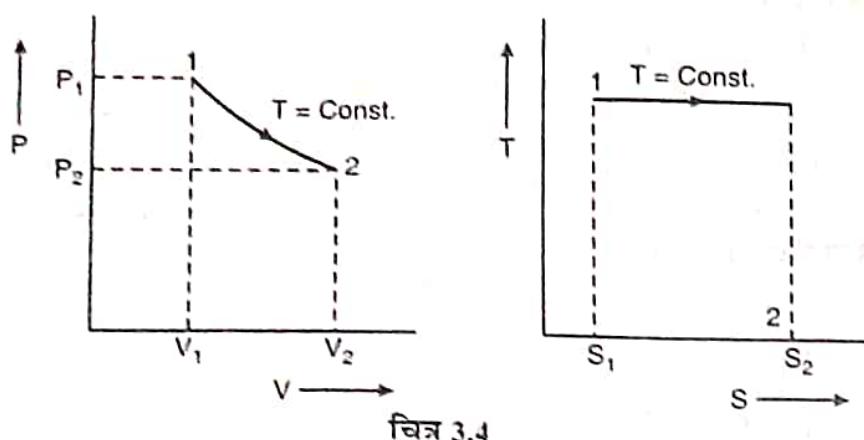
$$\boxed{H_2 - H_1 = mC_p(T_2 - T_1)}$$

नोट— • आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन सभी प्रक्रम के लिए समान होता है, केवल समतापीय प्रक्रम में शून्य होता है।
 • एन्थालपी में परिवर्तन सभी प्रक्रम के लिए समान होता है, केवल समतापी प्रक्रम में शून्य होता है।

(iii) स्थिर तापमान प्रक्रम या समतापीय प्रक्रम

निकाय की सभी साम्यावस्था के लिए इस ऊष्मागतिकी प्रक्रम में तापमान स्थिर रहता है।

स्थिर तापमान पर $m \text{ kg}$ का आदर्श गैस प्रक्रम 1 से प्रक्रम 2 तक जाता है जैसा कि चित्र (a) एवं चित्र (b) में दिया गया है।



माना निकाय में आदर्श गैस का प्रारम्भिक दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_1, V_1, T_1 हैं तथा निकाय में आदर्श का अन्तिम दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_2, V_2, T_2 हैं।

कुछ प्रमुख ऊष्मागतिकी सम्बन्ध निम्नलिखित हैं—

(i) $P - V - T$ में सम्बन्ध

सामान्य गैस समीकरण से

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2} \quad \therefore T_1 = T_2$$

$$P_1 V_1 = P_2 V_2 \quad \text{या} \quad PV = C$$

(ii) गैस द्वारा किया गया कार्य W_{1-2}

हम जानते हैं कि—

$$\delta W = P dV$$

अवस्था 1 से अवस्था 2 के बीच

$$\int_1^2 \delta W = P \int_1^2 dV$$

$$W_{1-2} = P \int_1^2 dV$$

और

$$PV = c$$

$$P = \frac{c}{V}$$

P का मान समीकरण (2) से समीकरण (1) में रखने पर,

$$W_{1-2} = \int_1^2 \frac{c}{V} dV = c \int_1^2 \frac{1}{V} dV$$

$$W_{1-2} = c \ln \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

$$[\because PV = c =$$

$$W_{1-2} = P_1 V_1 \ln \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

$$\left[\because P_1 V_1 = P_2 V_2 \Rightarrow \frac{V_2}{V_1} = \frac{P_1}{P_2} \right]$$

$$W_{1-2} = P_1 V_1 \ln \left(\frac{P_1}{P_2} \right)$$

$$[\because P_1 V_1 =$$

$$W_{1-2} = mRT \ln \left(\frac{P_1}{P_2} \right)$$

$$W_{1-2} = 2.303 mRT \log \left(\frac{P_1}{P_2} \right)$$

$$W_{1-2} = 2.303 mRT \log \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

(iii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ($U_1 - U_2$)

हम जानते हैं कि

$$dU = mC_v dT$$

$$\int_1^2 dU = mC_v \int_1^2 dT$$

$$U_1 - U_2 = mC_v(T_2 - T_1) \quad \because T_2 - T_1 = 0$$

$$\therefore U_1 - U_2 = 0$$

(iv) प्रदत्त ऊष्मा (Q_{1-2})

$$dQ = dU + dW \quad \because dU = 0$$

$$\therefore dQ = dW$$

इस प्रक्रम से सम्पूर्ण ऊष्मा कार्य में परिवर्तित हो जाती है। अतः निकाय की गैसें आदर्श की तरह व्यवहार करती हैं।

(v) एन्थालपी में परिवर्तन ($H_2 - H_1$)

पिछले अनुच्छेदों से हमें जात है कि

$$H_2 - H_1 = mC_p(T_2 - T_1) \quad \because T_2 - T_1 = 0$$

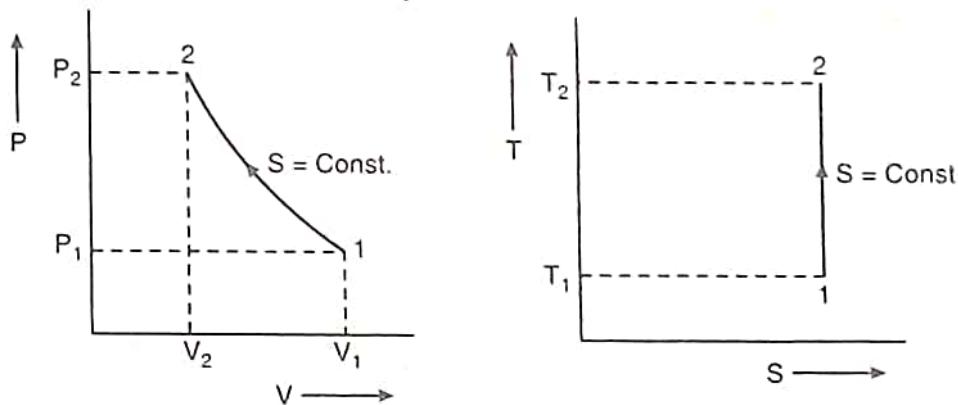
$$\text{अतः} \quad H_2 - H_1 = 0$$

(iv) स्थिर एण्ट्रॉपी प्रक्रम या रूद्धोष्म प्रक्रम

इस प्रक्रम में एण्ट्रॉपी स्थिर होती है। इस प्रक्रम में निकाय में परिवेश द्वारा किसी प्रकार का ऊष्मा का अंतरण नहीं होता है। ऊष्मा अंतरण की दृष्टि से निकाय कुचालक माना जाता है।

माना निकाय में आदर्श गैस का प्रारम्भिक दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_1, T_1, V_1 हैं तथा निकाय में आदर्श गैस का अंतिम दाब, तापमान एवं आयतन क्रमशः P_2, T_2, V_2 हैं।

कुछ प्रमुख ऊष्मागतिकी सम्बन्ध निम्नलिखित हैं—



चित्र 3.5

(i) $P - V - T$ में सम्बन्ध

हम जानते हैं कि

$$\delta Q = dW + dU$$

[ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम से]

$$\therefore dQ = 0$$

$$\therefore dW + dU = 0$$

$[\because \delta W = PdV, dU = mC_v dT]$

$$pdV + mC_v dT = 0$$

आदर्श तैस समीकरण से,

$$PV = mRT$$

उपरोक्त समीकरण का अवकलन (Differentiation) करने पर,

$$pdV + VdP = mRdT$$

$$dT = \frac{pdV + VdP}{mR}$$

dT का मान समीकरण (2) से समीकरण (1) में रखने पर,

$$pdV + mC_v \times \left(\frac{pdV + VdP}{mR} \right) = 0$$

$$\Rightarrow \frac{m[PDV \times R + C_v(PdV + VdP)]}{mR} = 0$$

$$\Rightarrow PDV \times R + C_v PdV + C_v VdP = 0$$

$$\Rightarrow (C_p - C_v) PDV + C_v PdV + C_v VdP = 0$$

$[\because C_p - C_v =$

$$\Rightarrow C_p PdV - C_v PdV + C_v PdV + C_v VdP = 0$$

$$\Rightarrow C_p PdV + C_v VdP = 0$$

समीकरण (3) को PVC_v से भाग देने पर

$$\Rightarrow \frac{C_p PdV}{PVC_v} + \frac{C_v VdP}{P_v C_v} = 0$$

$$\Rightarrow \frac{C_p dV}{C_v V} + \frac{dP}{P} = 0$$

$$\Rightarrow \gamma \frac{dV}{V} + \frac{dP}{P} = 0$$

समीकरण (4) का समाकलन करने पर,

$$\ln P + \lambda \ln V = c$$

or

$$PV^\gamma = c$$

or

$$P_1 V_1^\gamma = P_2 V_2^\gamma$$

or

$$\frac{P_1}{P_2} = \left(\frac{V_2}{V_1} \right)^\gamma$$

or

$$\frac{V_2}{V_1} = \left(\frac{P_1}{P_2} \right)^{1/\gamma}$$

सामान्य गैस समीकरण से—

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$$

$$\frac{T_2}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{P_1 V_1} = \frac{V_2 / V_1}{P_1 / P_2} = \frac{V_2 / V_1}{(V_2 / V_1)^\gamma}$$

or

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{V_2}{V_1} \right)^{1-\gamma}$$

or

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{V_1}{V_2} \right)^{\gamma-1}$$

or

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

(ii) गैस द्वारा किया गया कार्य W_{1-2}

हम जानते हैं कि

$$\delta W = P dV$$

$$\int_1^2 dW = P \int_1^2 dV \quad \dots(1)$$

उपरोक्त से हमें ज्ञात है

$$PV^\gamma = c \Rightarrow P = \frac{c}{V^\gamma} \quad \dots(2)$$

P का मान समीकरण (2) से समीकरण (1) में रखने पर,

$$\begin{aligned} W_{1-2} &= c \int_1^2 \frac{dV}{V^\gamma} \\ &= c \int_1^2 V^{-\gamma} dV \\ &= c \left[\frac{V^{-\gamma+1}}{-\gamma+1} \right]_1^2 \end{aligned}$$

हमें ज्ञात है

$$\begin{aligned} P_1 V_1^\gamma &= P_2 V_2^\gamma = c \\ W_{1-2} &= \frac{P_2 V_2^\gamma V_2^{-\gamma+1} - P_1 V_1^\gamma V_1^{-\gamma+1}}{1-\gamma} \end{aligned}$$

$$W_{1-2} = \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{1-\gamma}$$

$$W_{1-2} = \frac{mR(T_2 - T_1)}{1-\gamma} \quad [\because Pv = mRT]$$

(iii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ($U_1 - U_2$)

हम जानते हैं कि

$$dU = mC_v dT$$

$$U_1 - U_2 = mC_v(T_2 - T_1)$$

(iv) प्रदत्त ऊष्मा Q_{1-2}

चूंकि इस प्रक्रम में ऊष्मा अंतरण नहीं होता है।

∴

$$dQ = 0$$

(v) एन्थालपी में परिवर्तन $(H_2 - H_1)$

पिछले अनुच्छेदों से हमें जात है

$$H_2 - H_1 = mC_p(T_2 - T_1)$$

नोट—

- इस प्रक्रम में जब गैसों का प्रसारण होता है तब तापमान घटता है क्योंकि आंतरिक ऊर्जा प्रयोग होती है।
- इस प्रक्रम में जब गैसों का संपीड़न होता है तब तापमान बढ़ता है क्योंकि आंतरिक ऊर्जा संचित होती है।

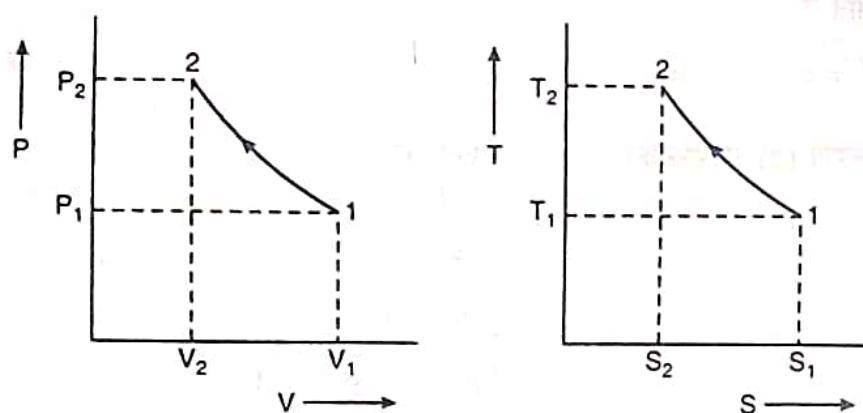
(v) बहुविधि प्रक्रम

इसे गैसों का 'सामान्य प्रसारण एवं संपीड़न नियम' भी कहते हैं।

इसे $PV^n = C$ द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$n = \text{बहुविधि घातांक (Polytropic index)}$

= 0 से ∞ तक इसका मान होता है।



चित्र 3.6

कुछ प्रमुख ऊष्मागतिकी सम्बन्ध निम्नलिखित हैं—

(i) $P - V - T$ में सम्बन्ध

हम जानते हैं कि

- $P_1 V_1^n = P_2 V_2^n = C$

- $\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{V_1}{V_2}\right)^{n-1}$

- $\frac{V_2}{V_1} = \left(\frac{P_1}{P_2}\right)^{1/n}$

(ii) गैस द्वारा किया गया कार्य W_{1-2}

$$\begin{aligned} W_{1-2} &= \int_1^2 P dV \\ &= c \int_1^2 V^{-n} dV \\ &= c \left[\frac{V_2^{-n+1} - V_1^{-n+1}}{-n+1} \right] \end{aligned} \quad [\because PV^n = c \Rightarrow cV^{-n}]$$

बहुविधि समीकरण से,

$$\begin{aligned} P_1 V_1^n &= P_2 V_2^n = c \\ W_{1-2} &= \frac{P_2 V_2^n \cdot V_2^{-n+1} - P_1 V_1^n \cdot V_1^{-n+1}}{-n+1} \\ W_{1-2} &= \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{-n+1} \\ W_{1-2} &= \boxed{\frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{-n+1}} \end{aligned}$$

हम जानते हैं कि

$$\begin{aligned} PV &= mRT \\ W_{1-2} &= \frac{mR(T_2 - T_1)}{n-1} \end{aligned}$$

जब $m = 1$ हो, तब

$$W_{1-2} = \frac{R(T_2 - T_1)}{n-1}$$

(iii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन $U_1 - U_2$

$$dU = mC_v dT$$

$$U_1 - U_2 = mC_v(T_2 - T_1)$$

(iv) प्रदत्त ऊष्मा (Q_{1-2})

$$\begin{aligned} \text{हम जानते हैं कि } Q_{1-2} &= W_{1-2} + dU \\ &= \frac{mR(T_2 - T_1)}{n-1} + mC_v(T_2 - T_1) \end{aligned}$$

C_v का मान रखने पर,

$$\begin{aligned} &= mR \left(\frac{T_2 - T_1}{n-1} \right) + m \frac{R}{\gamma-1} (T_2 - T_1) \\ &= mR (T_2 - T_1) \left[\frac{1}{m-1} - \frac{1}{\gamma-1} \right] \\ &= mR (T_2 - T_1) \left[\frac{\gamma-1-(n-1)}{(n-1)(\gamma-1)} \right] \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \therefore \frac{C_p}{C_v} &= \gamma \\ \text{या } C_p - C_v &= R \\ \frac{C_p}{C_v} &= R + C_v \\ \frac{C_p + C_v}{C_v} &= \gamma \\ C_v \gamma &= R + C_p \\ C_v \gamma - R &= C_p \\ C_v (\gamma - 1) &= R \\ C_v &= \boxed{\frac{R}{\gamma - 1}} \end{aligned}$$

$$= mR(T_1 - T_2) \left[\frac{\gamma - n}{(n-1)(\gamma-1)} \right]$$

$$= \frac{mR(T_1 - T_2)}{(n-1)} \times \frac{\gamma - n}{\gamma - 1}$$

$$Q_{1-2} = w_{1-2} \times \frac{\gamma - n}{\gamma - 1}$$

(v) एन्थालपी में परिवर्तन ($H_2 - H_1$)

$$H_2 - H_1 = mC_p(T_2 - T_1)$$

■ बहुविधि घातांक (Polytropic Index) की गणना करना

बहुविधि प्रक्रम के लिए $P_1 V_1^n = P_2 V_2^n$

दोनों तरफ लघुगणक लेने पर,

$$\log_{10} P_1 + n \log_{10} V_1 = \log_{10} P_2 + n \log_{10} V_2$$

$$\text{या } n \log_{10} V_1 - n \log_{10} V_2 = \log_{10} P_2 - \log_{10} P_1$$

$$\text{या } n \log_{10} \left(\frac{V_1}{V_2} \right) = \log_{10} \left(\frac{P_2}{P_1} \right)$$

$$n = - \frac{\log_{10} \left(\frac{P_2}{P_1} \right)}{\log_{10} \left(\frac{V_1}{V_2} \right)}$$

नोट— • सभी प्रक्रम बहुविधि के ही उदाहरण होते हैं।

उदाहरण के लिए

(i) $n = 0, PV^0 = C$

$P = C$ समदावी प्रक्रम

(ii) $n = 1, PV^1 = C$

$PV = C$ समतापीय प्रक्रम

(iii) $n = \infty, PV^\infty = C$

$V = C$ समआयतनिक प्रक्रम

(iv) $n = \gamma, PV^\gamma = C$

$PV^\gamma =$ रुद्धोप्य प्रक्रम

(vi) अवरुद्ध प्रक्रम (Throttling Process)

वह प्रक्रम जिसमें न तो ऊष्मा प्रदान की जाती है और न ही निष्कासित होती है, अवरुद्ध प्रक्रम कहलाती है। गणितीय

रूप से,

$$Q = 0$$

$$W = 0$$

$$\Delta PE = 0$$

$$\Delta KE = 0$$

इस प्रक्रम में,

$$h_1 = h_2$$

थ्राटलिंग प्रक्रम के सम्बन्ध में, एक आदर्श गैस के लिए—

- (i) एन्थालपी स्थिर होती है।
- (ii) तापमान स्थिर होती है।
- (iii) आंतरिक ऊर्जा स्थिर होती है।

थ्राटलिंग प्रक्रम का उपयोग

- (i) भाष की स्थिति ज्ञात करने के लिए की जाती है अर्थात् शुक्रता भिन्नता ज्ञात करने के लिए की जाती है।
- (ii) टरबाइन की गति नियन्त्रित करने के लिए की जाती है।
- (iii) रेफ्रिजरेशन प्लान्ट में रेफ्रिजरेन्ट के दाव को नियन्त्रित करने के लिए किया जाता है।

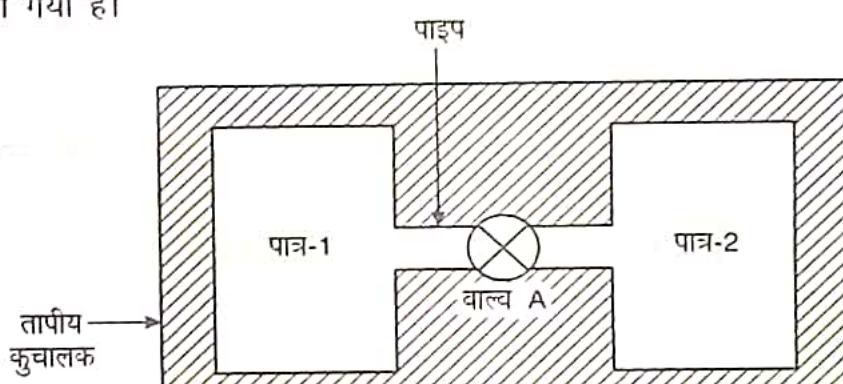
थ्राटलिंग प्रक्रम को जूल एवं थामसन के छिद्र प्लग प्रयोग द्वारा सत्यापित किया गया था।

इस प्रयोग में एक उच्च दाव द्रव को एक छिद्र से गुजारते हैं। छिद्र से गुजारते हुए निम्न निष्कर्ष प्राप्त होता है—

- दाव में कमी होती है तथा आयतन में वृद्धि होती है।
- प्रक्रम रूद्धोष्प होती है। चैंकि निकास से न तो ऊप्पा बाहर निकलती है और न ही अंदर आती है।
- यह प्रतिक्रिया प्रक्रम नहीं है।
- यह आइसन्ट्रॉपिक प्रक्रम भी नहीं है।
- एण्ट्रॉपी में वृद्धि होती है।

(vii) मुक्त प्रसारण प्रक्रम (Free Expansion Process)

चित्र के अनुसार दो पात्र 1 एवं 2 को छोटे पाइप के माध्यम से वाल्व A की सहायता से जोड़ दिया जाता है। पात्र पूरी रह तापीय कुचालक बनाया गया है।



चित्र 3.7

माना प्रारम्भ में पात्र 1 में निश्चित दाव पर कोई द्रव भरा है तथा पात्र 2 एकदम खाली है। जब वाल्व A को खोला जाता है। तब द्रव पात्र 1 से पात्र 2 में तुरन्त एवं सतत भरने लगता है जिससे दाव, प्रारम्भिक दाव से कम हो जाता है।

इस प्रक्रम को मुक्त प्रसारण प्रक्रम कहते हैं। यह अप्रतिवर्त्य प्रक्रम होता है।

प्रथम नियम लगाने पर,

$$Q = U_2 - U_1 + W$$

चैंकि इस प्रक्रम में परिसीमा का कोई विस्थापन नहीं होता है, अतः $W = 0, Q = 0$

$$U_2 - U_1 = 0$$

$$U_2 = U_1$$

एक आदर्श गैस के लिए

$$C_v T_2 = C_v T_1$$

$$\therefore U = C_v T$$

or

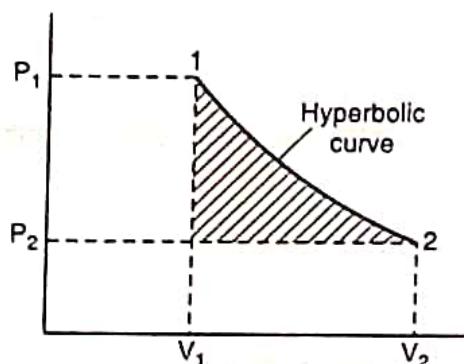
$$T_1 = T_2$$

(viii) अतिपरबलयिक प्रक्रम (Hyperbolic process)

आदर्श गैस के सम्बन्ध में इसे समतापीय प्रक्रम भी कहते हैं अर्थात् गैस के प्रसारण एवं समीड़न के दौरान यह गैस नियम का अनुसरण करता है।

$$P_1 V_1 = P_2 V_2 = \dots \quad PV = C$$

यह एक सैद्धान्तिक प्रक्रम है। यदि इस प्रक्रम का $P - V$ आरेख खींचे तो एक अतिपरबलयाकार वक्र प्राप्त होता है।



चित्र 3.8

|| सारांश ||

- ऊष्मागतिकी पथ एवं प्रक्रम

जब कोई निकाय अपनी 1 साम्यावस्था से दूसरी साम्यावस्था में जाती है तब वह जिस मार्ग का अनुसरण काती है उसे ऊष्मागतिकी पथ कहते हैं।

एक अवस्था से दूसरी अवस्था के बीच के प्रक्रम को ऊष्मागतिकी प्रक्रम कहते हैं।

- विभिन्न ऊष्मागतिकी प्रक्रम

(i) सम आयतनिक प्रक्रम—इस प्रक्रम में आयतन स्थिर होता है।

(ii) समदाबी प्रक्रम—इस प्रक्रम में दाब स्थिर होता है।

(iii) समतापीय प्रक्रम—इस प्रक्रम में तापमान स्थिर होता है।

(iv) रूद्धोष्म प्रक्रम—इस प्रक्रम में एण्ट्रॉपी स्थिर होती है।

(v) बहुविधि प्रक्रम—यह $PV^n = C$ का अनुसरण करती है।

(vi) थाटलिंग प्रक्रम—वह प्रक्रम जिसमें न तो ऊष्मा प्रदान की जाती है और न ही निष्कासित होती है, अवरुद्ध प्रक्रम कहलाती है।

(vii) मुक्त प्रसारण प्रक्रम—इस प्रक्रम में $T_1 = T_2$ होता है।

(viii) अतिपरबलयिक प्रक्रम—इसे समतापीय प्रक्रम भी कहते हैं।

हल सहित उदाहरण

ऊष्मागतिकी प्रक्रम पर आधारित

उदाहरण 1. एक बंद पात्र में 0.3 m^3 गैस को जिसका दब एवं ताप 3 bar तथा 57°C है, गर्म किया जाता है।

निम्न की गणना कीजिये-

(a) T_2 (b) m (c) dU (d) dH मान लीजिए $C_p = 1.005 \text{ kJ/kg K}$, $C_v = 0.712 \text{ kJ/kg K}$

हल—चूंकि पात्र बंद है, इसलिए आयतन स्थिर होता है।

$$V_1 = 0.3 \text{ m}^3 = V_2, P_1 = 3 \text{ bar} = 3 \times 10^5 \text{ N/m}^2, P_2 = 5 \text{ bar} = 5 \times 10^5 \text{ N/m}^2, t_1 = 57^\circ\text{C} = 57 + 273 = 330 \text{ K}$$

$$t_2 = ?$$

हम जानते हैं कि

(a)

$$\frac{P_1}{T_1} = \frac{P_2}{T_2}$$

$$\frac{3 \times 10^5}{330} = \frac{5 \times 10^5}{T_2}$$

$$T_2 = 550 \text{ K}$$

 \Rightarrow

(b) आदर्श गैस समीकरण

$$P_1 V_1 = m R T_1$$

$$m = \frac{P_1 V_1}{R T_1}$$

$$m = \frac{3 \times 10^5 \times 0.3}{330 \times 0.293 \times 1000}$$

$$R = C_p - C_v$$

$$R = 1.005 - 0.712$$

$$R = 0.293 \text{ kJ/kg K}$$

$$m = 0.9308 \text{ kg}$$

(c) $dU = m C_v (T_2 - T_1)$

$$dU = 0.9308 \times 0.712 (550 - 330)$$

$$dU = 145.80 \text{ kJ}$$

(d) $dH = m C_p (T_2 - T_1)$

$$dH = 0.9308 \times 0.712 \times (550 - 330)$$

$$dH = 250.7999 \text{ kJ}$$

उदाहरण 2. 5 kg गैस को स्थिर दब पर तापमान 35°C से 300°C तक गर्म किया जाता है।

निम्न की गणना कीजिए-

(a) विशिष्ट ऊष्मा अनुपात γ (b) प्रदत्त ऊष्मा Q_s

(c) कार्य

(d) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन

(e) एन्थालपी में परिवर्तन

यदि

$$C_p = 0.984 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}$$

$$C_v = 0.728 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}$$

$$R = 0.256 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}$$

हल—दिया है, $m = 5 \text{ kg}$

$$T_1 = 35^\circ \text{ C} = 35 + 273 = 308 \text{ K}$$

$$T_2 = 300^\circ \text{ C} = 300 + 273 = 573 \text{ K}$$

$$C_p = 0.984 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}$$

$$C_v = 0.728 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}$$

$$R = 0.256 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}$$

$$(a) \gamma = \frac{C_p}{C_v}$$

$$\gamma = \frac{0.984 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}}{0.728 \text{ kJ/kg } ^\circ\text{K}}$$

$$\boxed{\gamma = 1.3516}$$

$$(b) Q_s = mC_p(T_2 - T_1)$$

$$Q_s = 5 \times 0.984 \times (573 - 308)$$

$$\boxed{Q_s = 1303.8 \text{ kJ}}$$

$$(c) W_{net} = mR(T_2 - T_1)$$

$$W_{net} = 5 \times 0.256 \times (573 - 308)$$

$$\boxed{W_{net} = 339.2 \text{ kJ}}$$

$$(d) dU = mC_v(T_2 - T_1)$$

$$U_{2-1} = 5 \times 0.728 \times (573 - 308)$$

$$\boxed{U_{2-1} = 964.6 \text{ kJ}}$$

$$(e) S_2 - S_1 = mC_p \ln \left(\frac{T_2}{T_1} \right)$$

$$S_2 - S_1 = 5 \times 0.984 \times \ln \left(\frac{573}{308} \right)$$

$$\boxed{S_2 - S_1 = 3.0542 \text{ kJ/K}}$$

$$(f) H_2 - H_1 = Q_s$$

$$\boxed{H_2 - H_1 = 1303.8 \text{ kJ}}$$

उदाहरण 3. एक समतापीय प्रक्रम में आदर्श गैस का दाब 2 बार है, जिसका आयतन 0.5 m^2 से 2 परिवर्तित होता है। अंतिम दाब तथा कार्य की गणना कीजिए।

हल—दिया है : $P_1 = 2 \text{ bar} = 2 \times 10^5 \text{ N/m}^2$

$$V_1 = 0.5 \text{ m}^3$$

$$V_2 = 2 \text{ m}^3$$

$$(i) \text{ कार्य } W_{1-2} = P_1 V_1 \ln \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

$$W_{1-2} = 2 \times 10^5 \times 0.5 \times \ln \left(\frac{2}{0.5} \right)$$

$$W_{1-2} = 138.629 \text{ J}$$

$$(ii) \frac{P_2}{P_1} = \frac{V_1}{V_2}$$

$$P_2 = \frac{V_1 \times P_1}{V_2}$$

$$P_2 = \frac{0.5 \times 2 \times 10^5}{2}$$

$$P_2 = 0.5 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$P_2 = 0.5 \text{ bar}$$

उदाहरण 4. 0.015 m^3 वायु 1.02 बार दाब एवं 22°C पर सिलेण्डर में भरा हुआ है। वायु का संपीडन रूद्धोष्य प्रक्रम के आधार पर 6.8 बार तक होता है।

ज्ञात कीजिए-

(i) अंतिम तापमान (ii) अंतिम आयतन (iii) कार्य

हल—दिया है, $V_1 = 0.015 \text{ m}^3$, $P_1 = 1.02 \text{ bar} = 102 \times 10^5 \text{ N/m}^2$, $T_1 = 22^\circ\text{C} = 22 + 273 = 295 \text{ K}$, $T_2 = ?$

$P_2 = 6.8 \text{ bar} = 6.8 \times 10^5 \text{ N/m}^2$, $V_2 = ?, W_{1-2} = ?$

(i) रूद्धोष्य प्रक्रम में,

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$T_2 = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} T_1$$

$$T_2 = \left(\frac{6.8 \times 10^5}{102 \times 10^5} \right)^{\frac{1.4-1}{1.4}} \times 295 \quad \gamma = 1.4 \text{ (वायु)}$$

$$T_2 = 507.24 \text{ K}$$

$$(ii) P_1 V_1^\gamma = P_2 V_2^\gamma$$

$$V_2 = \left(\frac{P_1}{P_2} \right)^{\frac{1}{\gamma}} V_1$$

$$V_2 = \left(\frac{102}{6.8} \right)^{\frac{1}{1.4}} \times 0.015$$

$$V_2 = 0.00387 \text{ m}^3$$

$$(iii) W = \frac{mR(T_1 - T_2)}{\gamma - 1}$$

$$P_1 V_1 = mRT_1$$

$$m = \frac{P_1 V_1}{RT_1} = \frac{1.02 \times 0.015}{0.287 \times 10^3 \times 295}$$

$$m = 0.01807 \text{ kg}$$

$$W = \frac{0.01807 \times 0.287 \times 10^3 (295 - 507.24)}{1.4 - 1}$$

$$W = -275.1 \text{ J or } 2.751 \text{ kJ}$$

उदाहरण 5. किसी निकाय में वायु रूद्धोष्य प्रक्रम के आधार पर प्रसारित होती है। निकाय से निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं—

$$P_1 = 1.02 \text{ bar}, V_1 = 0.3 \text{ m}^3, P_2 = 4 \text{ bar}, T_1 = 130^\circ \text{C}$$

वायु पुनः स्थिर दाब पर गर्म की जाती है, जिससे एन्थालपी बढ़कर 72.5 kJ हो जाती है। ज्ञात कीजिए—

(i) कार्य

(ii) बहुविधि घातांक (γ), यदि इन्हीं स्थितियों में बहुविधि कार्य सम्पन्न हो रहा है।

$$\text{मानिए } C_p = 1 \text{ kJ/kg K}, C_v = 0.714 \text{ kJ/kg K}$$

हल—दिया है,

$$V_1 = 0.2 \text{ m}^3, P_1 = 4 \text{ bar} = 4 \times 10^5 \text{ N/m}^2, T_1 = 130^\circ = 130 + 273 = 403 \text{ K}$$

$$P_2 = 1.02 \text{ bar} = 102 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$H_3 - H_2 = 72.5 \text{ kJ}$$

(i) रूद्धोष्य प्रक्रम

$$P_1 V_1^\gamma = P_2 V_2^\gamma$$

$$V_2 = V_1 \times \left(\frac{P_1}{P_2} \right)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$V_2 = 0.2 \times \left(\frac{4 \times 10^5}{102 \times 10^5} \right)^{\frac{1}{1.4}}$$

$$\gamma = \frac{1.0}{0.714} = 1.4$$

$$V_2 = 0.53 \text{ m}^3$$

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$T_2 = T_1 \times \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$T_2 = 403 \times \left(\frac{1.2}{4.0} \right)^{\frac{0.4}{1.4}}$$

$$T_2 = 272.2 \text{ K}$$

$$P_1 V_1 = m R T_1$$

$$m = \frac{P_1 V_1}{R T_1},$$

$$R = C_p - C_v$$

$$R = 1.0 - 0.714$$

$$R = 0.286 = 2.86 \text{ J/kg K}$$

$$m = \frac{4 \times 10^5 \times 0.2}{286 \times 403}$$

$$m = 0.694 \text{ kg}$$

स्थिर दाब प्रक्रम

$$\begin{aligned} Q_2 - 3 &= C_p (T_3 - T_2) \\ &= 72.5 = 0.694 \times 1 \times (T_3 - 272.2) \\ T_3 &= 377 \text{ K} \end{aligned}$$

हम जानते हैं कि

$$\begin{aligned} \frac{P_2 V_2}{T_2} &= \frac{P_3 V_3}{T_3} && \because P_2 = P_3 \\ V_3 &= T_3 \times \frac{V_2}{T_2} \\ V_3 &= 377 \times \frac{0.53}{272.2} \\ V_3 &= 0.732 \text{ m}^3 \end{aligned}$$

प्रक्रम 1-2-3 के दौरान कार्य

$$W_{1-2-3} = (W_{1-2})_{\text{रुद्धोष्य}} + (W_{2-3})_{\text{समदावी}}$$

$$W_{1-2-3} = \frac{P_1 V_1 - P_2 V_2}{\gamma - 1} + P_2 (V_3 - V_2)$$

$$W_{1-2-3} = \frac{4 \times 10^5 \times 0.2 - 102 \times 10^5 \times 0.53}{1.4 - 1} + 102 \times 10^5 [0.732 - 0.53]$$

$$W_{1-2-3} = 85454 \text{ J} = 85.454 \text{ kJ}$$

(ii) बहुविधि घातांक

$$W_{1-2} = \frac{P_1 V_1 - P_3 V_3}{n - 1} = 85454 = \frac{4 \times 10^5 \times 0.2 - 102 \times 10^5 \times 0.732}{n - 2}$$

$$n = 1.62$$

॥ अभ्यास ॥

◆ आंकिक प्रश्न

- 10 kg गैस का द्रव्यमान स्थिर दाब (5 bar) पर प्रसारित किया जाता है। गैस द्वारा किए गए कार्य की मात्रा यदि प्रक्रम के दौरान एण्ट्रॉपी में परिवर्तन 6.286 kJ/kg K हो तो निम्न की गणना कीजिए—
 - (i) प्रारम्भिक आयतन
 - (ii) अंतिम आयतन

$C_p = 1 \text{ kJ/kg K}$

उत्तर— $0.8 \text{ m}^3, 1.5 \text{ m}^3$
2. किसी निकाय में निम्न प्रक्रम सम्पन्न हो रहा है—
स्थिर आयतन पर प्रदत्त ऊष्मा = 90 kJ
स्थिर दाब पर निष्कासित ऊष्मा एवं कार्य = 95 kJ एवं 18 kJ
अंत में निकाय अपनी प्रारम्भिक अवस्था में रूद्धोष्म प्रक्रम के कारण आता है। निम्न की गणना कीजिए—
 - (i) रूद्धोष्म कार्य
 - (ii) प्रत्येक अवस्था में आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन यदि प्रारम्भिक आंतरिक ऊर्जा 105 kJ हो।
उत्तर— (i) -13 kJ , (ii) 105 kJ , (iii) 118 kJ
3. एक दो किंग्रा गैस जिसका प्रारम्भिक आयतन, दाब क्रमशः $1.5 \text{ m}^3, 1 \text{ bar}$ है। गैस का सम्पीड़न रूद्धोष्म आधार पर होता है जिससे उसका आयतन 0.5 m^3 तथा दाब 4 bar हो जाता है।
निम्न की गणना कीजिए—
 - (i) कार्य
 - (ii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन
उत्तर— $-125 \text{ kJ}, 197 \text{ kJ}$
4. एक सिलेण्डर-पिस्टन निकाय में सिलेण्डर में कार्यकारी माध्यम के रूप में वायु का प्रयोग किया जाता है। आयतन 0.423 m^3 तथा दाब 10.45 बार है। बहुविधि प्रक्रम के दौरान दाब में परिवर्तन 1.045 बार हो जाता है। यदि प्रक्रम $PV^{3.2} = C$ का अनुसरण करें, तो निम्न की गणना कीजिए—
 - (i) प्रसारण के पश्चात् आयतन
 - (ii) प्रक्रम के दौरान ऊष्मा का अंतरण
 - (iii) पिस्टन द्वारा कार्य

उत्तर— $2.67 \text{ m}^3, 652.08 \text{ kJ}, 391.25 \text{ kJ}$
5. स्थिर आयतन पर एक बंद निकाय में 25°C पर प्रक्रम हो रहा है। प्रक्रम के दौरान ऊष्मा अंतरण की मात्रा निकाय में कार्यकारी पदार्थ का द्रव्यमान 2.5 kg तथा $C_v = 1.2 \text{ kJ/kg K}$ हो तो
 - (i) कार्य, (ii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन की गणना कीजिए।
उत्तर— $-45 \text{ kJ}, 75 \text{ kJ}$
6. एक गैस को इस प्रकार गर्म किया जाता है जिससे इसका अंतिम आयतन प्रारम्भिक आयतन का 5 गुना हो। गैस का तापमान 325°C है तथा दाब $8 \text{ bar}, 1 \text{ bar}$ है। गैस $PV^n = C$ का अनुसरण करती हैं निम्न की गणना कीजिए—

- (i) n
- (ii) कार्य
- (iii) ऊष्मा स्थानान्तरण/किंग्रे

यदि $m = 1, C_v = 0.712 \text{ kJ/kg K}, \gamma = 1.4$

उत्तर— $2.20, 220.34 \text{ kJ}, 60.598 \text{ kJ/kg}$

7. एक निकाय में प्रदान की गई ऊष्मा की मात्रा 50 kJ है। निकाय में आयतन 0.14 m^3 तथा दाब $1.2 \times 10^5 \text{ N/m}^2$ है। निकाय के चारों ओर 5.5 m दूरी पर 90 kg द्रव्यमान भरा है। निकाय की आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ज्ञात कीजिए।
- उत्तर— 21.65 kJ

सैद्धान्तिक प्रश्न

1. ऊष्मागतिकी पथ तथा प्रक्रम को समझाइए।
2. निम्न का $P-V$ तथा $T-S$ आरेख बनाए एवं कार्य की गणना कीजिए—
 - (a) सम आयतनिक प्रक्रम
 - (c) समतापीय प्रक्रम
 - (e) बहुविधि प्रक्रम
 - (b) समदावी प्रक्रम
 - (d) रूद्धोष्प्र प्रक्रम
3. निम्न प्रक्रमों को समझाइए—
 - (i) मुक्त प्रसारण प्रक्रम
 - (iii) अतिपरवलयिक प्रक्रम
 - (ii) आटलिंग प्रक्रम
4. बहुविधि घातांक ज्ञात कीजिए।

वस्तुनिष्ठ प्रश्नावली

1. स्थिर दाब प्रक्रम के दौरान कार्य होता है—
 - (a) $P(V_2 - V_1)$
 - (c) 0
 - (b) $mR(T_2 - T_1)$
 - (d) (a) and (b)
2. $W_{1-2} = 0$ होता है—
 - (a) स्थिर दाब प्रक्रम में
 - (c) स्थिर तापमान प्रक्रम में
 - (b) स्थिर आयतन प्रक्रम में
 - (d) रूद्धोष्प्र प्रक्रम में
3. आंतरिक ऊर्जा का मान शून्य होता है—
 - (a) समतापी प्रक्रम
 - (c) समदावी प्रक्रम
 - (b) प्रतिवर्त्य प्रक्रम
 - (d) सम आयतनिक प्रक्रम में
4. बहुविधि घातांक का मान होता है—
 - (a) $n = \frac{\log_{10}\left(\frac{P_2}{P_1}\right)}{\log_{10}\left(\frac{V_2}{V_1}\right)}$
 - (c) $\ln \frac{P_2}{P_1} \times \ln \frac{V_1}{V_2}$
 - (b) $\ln \frac{V_2}{V_1} \times \ln \frac{P_1}{P_2}$
 - (d) 0

5. $n = 0$ पर—
 (a) समदाबी प्रक्रम होता है
 (c) आटलिंग प्रक्रम होता है
6. अवरुद्ध प्रक्रम है—
 (a) $Q = 0$
 (c) $h_1 = h_2$
7. एण्टोपी है—
 (a) विन्दु फलन है
 (c) (a) and (b)
8. रुद्धोष्म प्रक्रम में होता है—
 (a) $dS = 0$
 (c) $dS < 1$
9. प्रतिवर्त्य प्रक्रम के दौरान—
 (a) $dS = \frac{dQ}{T}$
 (c) $dS \geq \frac{dQ}{T}$
10. मुक्त प्रसारण प्रक्रम में—
 (a) $T_1 = T_2$
 (c) $P_1 = P_2$
- (b) रुद्धोष्म प्रक्रम होता है
 (d) प्रतिवर्त्य प्रक्रम होता है
- (b) $W = 0$
 (d) सभी
- (b) पथ फलन है
 (d) इनमें से कोई नहीं
- (b) $dS > 1$
 (d) $dS = 1$
- (b) $dS > \frac{dQ}{T}$
 (d) $dS \leq \frac{dQ}{T}$
- (b) $T_1 > T_2$
 (d) $V_1 = V_2$

उत्तरमाला

1. (d) 2. (b) 3. (a) 4. (a) 5. (a) 6. (d) 7. (a) 8. (a) 9. (a)



4

ऊष्मागतिकी के नियम (Rules of Thermodynamics)

□ 4.1. आंतरिक ऊर्जा

निकाय की आणविक संरचना एवं अणुओं की गति के फलस्वरूप निकाय में निहित ऊर्जा को आंतरिक ऊर्जा कहते हैं।

इसे ' U ' द्वारा निरूपित करते हैं। यह निकाय का गुण होता है। यह अदृश्य होता है, तथा इसे सिर्फ महसूस किया जा सकता है।

आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन उसके तापमान में परिवर्तन पर निर्भर करता है। आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन निम्न समीकरण द्वारा ज्ञात किया जाता है—

$$dU = mC_v dT$$

dU = आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन

m = निकाय के अन्दर द्रव्यमान

C_v = विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन पर

dT = तापमान में परिवर्तन

संक्रमण ऊर्जा—वह ऊर्जा जो निकाय की परिसीमाओं के आर-पार जा सकती है, संक्रमण ऊर्जा कहलाती है।

उदाहरण—ऊष्मा, कार्य, विद्युत ऊर्जा इत्यादि।

□ 4.2. ऊष्मागतिकी का प्रथम नियम

यह आंतरिक ऊर्जा के सिद्धान्त पर आधारित है। इस नियम का प्रतिपादन जूल द्वारा अपने परीक्षण (1843 से 1848 ई० के मध्य) से किया गया था। इस नियम के अनुसार, “निकाय के पूर्ण चक्रीय परिवर्तन के दौरान निकाय द्वारा परिवेश को दिए गए कार्य का बीजगणितीय योग, निकाय द्वारा परिवेश से ली गई ऊष्मा के बीजगणितीय योग के समानुपाती होता है।”

गणितीय रूप से

$$\oint dQ = \oint dW$$

जहाँ

\oint = पूर्ण चक्रीय प्रक्रम

या

dQ = परिवेश द्वारा ली गई ऊष्मा

dW = परिवेश को दिया गया कार्य

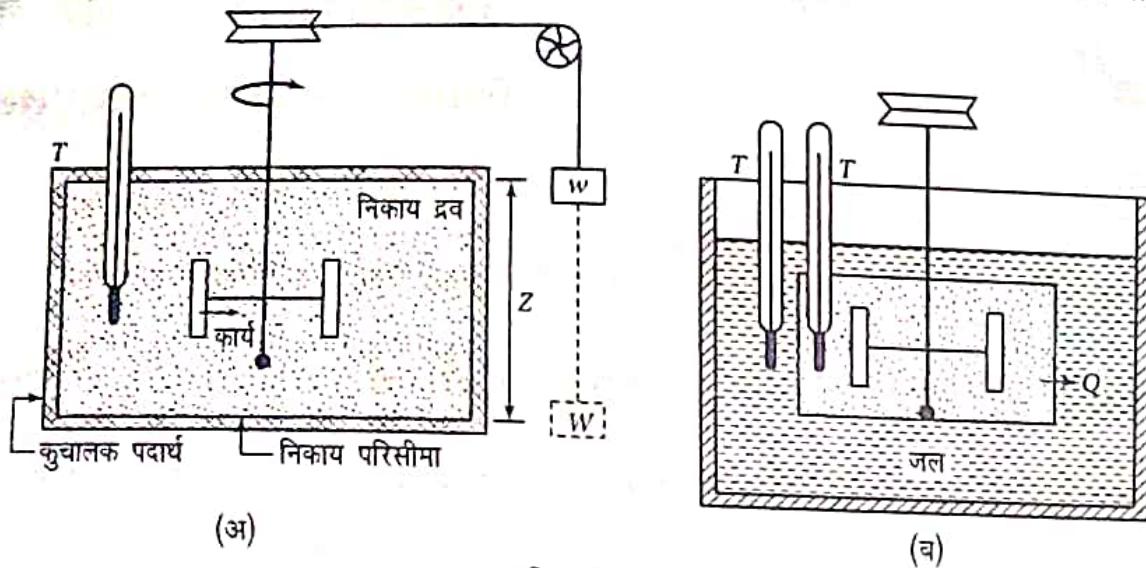
“ऊष्मा एवं यान्त्रिक कार्य परस्पर एक-दूसरे के समानुपाती होते हैं।”

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम को हम ऊर्जा संरक्षण का भी नियम कहते हैं। इसके अनुसार, “ऊर्जा न तो उत्पन्न की जा सकती है और न ही नष्ट की जा सकती है, सिर्फ एक रूप से दूसरे रूप में रूपान्तरित हो सकती है।”

इस नियम का कोई गणितीय सत्यापन उपलब्ध नहीं, परन्तु इसे परीक्षणों द्वारा सत्यापित किया जा चुका है। इस नियम का अभी तक कोई विरोधी कथन सिद्ध नहीं किया जा सका है, अतः इसे “प्रकृति के नियम” से भी जाना जाता है।

■ जूल का परीक्षण (1843-1848 ई०)

जूल द्वारा किए गए परीक्षण में जिस उपकरण का प्रयोग किया गया था उसका व्यवस्थित आरेख निम्नलिखित है—



चित्र 4.1

इस उपकरण में एक पात्र का प्रयोग किया गया था, जिसमें तरल भरा हुआ था। पात्र के चारों ओर कुचालक की परत चढ़ा दी गई थी। चित्र (अ) में दिखाए गए आरेख के अनुसार भार को ऊपर से नीचे लाकर पात्र के अन्दर भरे तरल पायदान पहिए (Pedal Wheel) से घुमाया गया। इस क्रिया के दौरान जूल ने देखा कि तरल के तापमान में वृद्धि होती है, जितने तरल में इके थर्मामीटर द्वारा मापा जा सकता है। तरल में कार्य भार के कारण होता है, जो भार तथा विस्थापन के गुणनफल बराबर होता है।

चित्र (ब) में पात्र के चारों ओर से कुचालक के आवरण को हटाकर जल से भरे पात्र में डुबा दिया जाता है, जिससे तरल से भरा पात्र अपनी प्रारम्भिक अवस्था में आ जाता है।

इस प्रकार सम्पूर्ण निकाय एक पूर्ण चक्रीय प्रक्रम से गुजरता है। प्रयोग द्वारा प्रथम व्यवस्था में किया गया कार्य, दूसरी व्यवस्था में निष्कासित ऊष्मा के लगभग समान होता है, जिसे हम दोनों थर्मामीटर के तापमान द्वारा प्राप्त करते हैं।

जूल द्वारा इस प्रकार कई परीक्षण किए गए जिससे निम्न निष्कर्ष प्राप्त हुआ—

“निकाय को दिए गए शुद्ध कार्य की मात्रा निकाय से परिवेश को अंतरित ऊष्मा की मात्रा के समानुपाती होती है, चाहे कार्य करने की दर एवं कार्य का स्वरूप भिन्न-भिन्न हो।”

अर्थात्

$$\int dQ \propto dW$$

जब ऊष्मा एवं कार्य के मात्रक एक हो तब

$$\int dQ = \int dW$$

जब ऊष्मा एवं कार्य के मात्रक अलग-अलग हो

$$J \int dQ = \int dW$$

जहाँ J = नियतांक या ऊष्मा का यान्त्रिक तुल्यांक

$$J = 427 \text{ kg}_f\text{-m/Kcal (M.K.S. में)}$$

$$J = 4.18 \text{ kJ/K cal (S.I. में)}$$

नोट— आंतरिक ऊर्जा, ऊष्मा अंतरण तथा कार्य में सम्बन्ध

किसी अप्रवाही एवं अचक्रीय प्रक्रम (Non-flow and Non-cyclic Process) के लिए

$$dQ - dW = dE$$

जहाँ

$$dE = \text{कुल ऊर्जा या सम्पूर्ण ऊर्जा}$$

$$dE = \text{आंतरिक ऊर्जा (}U\text{)} + \text{स्थितिज ऊर्जा (P.E.)} + \text{गतिज ऊर्जा (K.E.)}$$

परन्तु अप्रवाही प्रक्रम के लिए

$$PE = 0 \text{ तथा } KE = 0$$

अतः

$$dQ - dW = dU$$

या

$$dQ + dU = dW$$

उपरोक्त समीकरण को ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम का गणितीय स्वरूप कहा जाता है।

□ 4.3. ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम का अनुप्रयोग

■ स्थिर प्रवाह प्रक्रम

वह प्रक्रम जिसमें कार्यकारी पदार्थ को मात्रा निकाय में प्रवेश करते समय तथा निकाय से बाहर निकलते समय नियत बना रहता है, स्थिर प्रवाह प्रक्रम (Steady flow process) कहलाता है।

स्थिर प्रवाह प्रक्रम के लिए कुछ मान्यताएँ मानी गई हैं जो निम्नलिखित हैं—

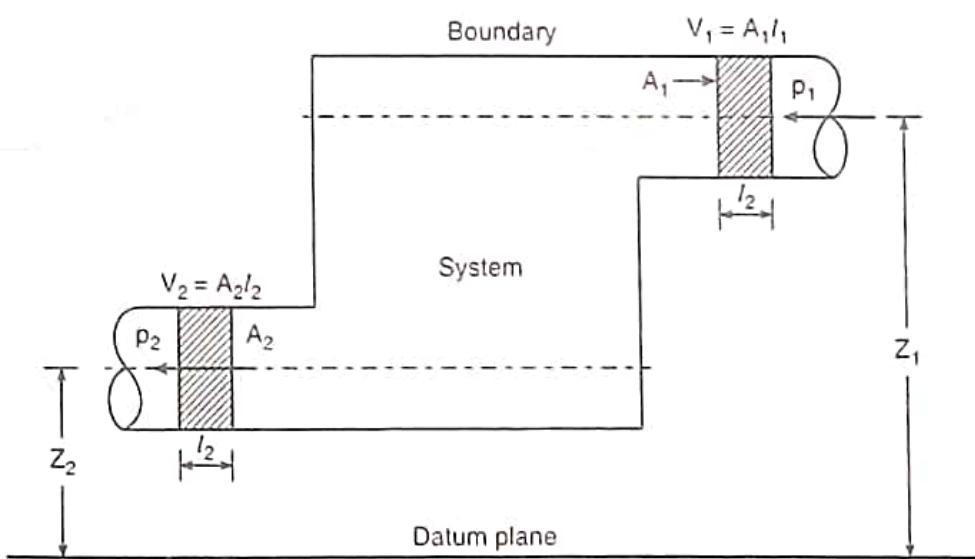
द्रव्यमान प्रवाह पूरे निकाय में नियत बना रहता है।

मिश्रण में प्रवाह समान बना रहता है।

निकाय तथा परिवेश के बीच में केवल ऊष्मा तथा कार्य का सम्बन्ध होता है।

द्रव की अवस्था सभी बिन्दुओं पर नियत होती है, समय के सापेक्ष में।

विश्लेषण के दौरान केवल स्थितिज, गतिज तथा प्रवाह ऊर्जा को माना जाता है।



चित्र 4.2

- हम जानते हैं कि ऊप्पागतिकी प्रथम नियम के अनुसार \Rightarrow प्रवेशित ऊर्जा = प्रवाह ऊर्जा + गतिज ऊर्जा + ऊर्जा + दी गई ऊप्पा
- दोनों सिरों पर प्रथम नियम लगाने पर—
- स्थिर प्रवाह समीकरण निम्न प्रकार से प्रदर्शित किया जाता है—

$$U_1 + \frac{C_1^2}{Z} + Z_1 g + P_1 V_1 + Q = U_2 + \frac{C_2^2}{Z} + Z_2 g + P_2 V_2 + W \quad (\text{द्रव्यमान})$$

$$(U_1 + P_1 V_1) + \frac{C_1^2}{Z} + Z_1 g + Q = (U_2 + P_2 V_2) + \frac{C_2^2}{Z} + Z_2 g$$

\therefore

$$U + PV = h$$

$$h_1 + \frac{C_1^2}{Z} + Z_1 g + Q = h_2 + \frac{C_2^2}{Z} + Z_2 g + W$$

यदि Z_1 और Z_2 को नगण्य मान लें तो—

$$h_1 + \frac{C_1^2}{Z} + Q = h_2 + \frac{C_2^2}{Z} + W$$

स्थिर प्रवाह ऊर्जा समीकरण

जहाँ

Q = ऊप्पा की मात्रा

W = कार्य

C = द्रव का वेग

Z = डेटम के ऊपर की ऊँचाई

P = द्रव का दाब

U = आंतरिक ऊर्जा

PV = प्रवाह ऊर्जा

h = एन्थालपी

□ 4.4. प्रथम नियम के इंजीनियरिंग अनुप्रयोग (Engineering Application of 1st Law of Thermodynamics)

विभिन्न अभियान्त्रिकी अनुप्रयोग निम्नलिखित हैं—

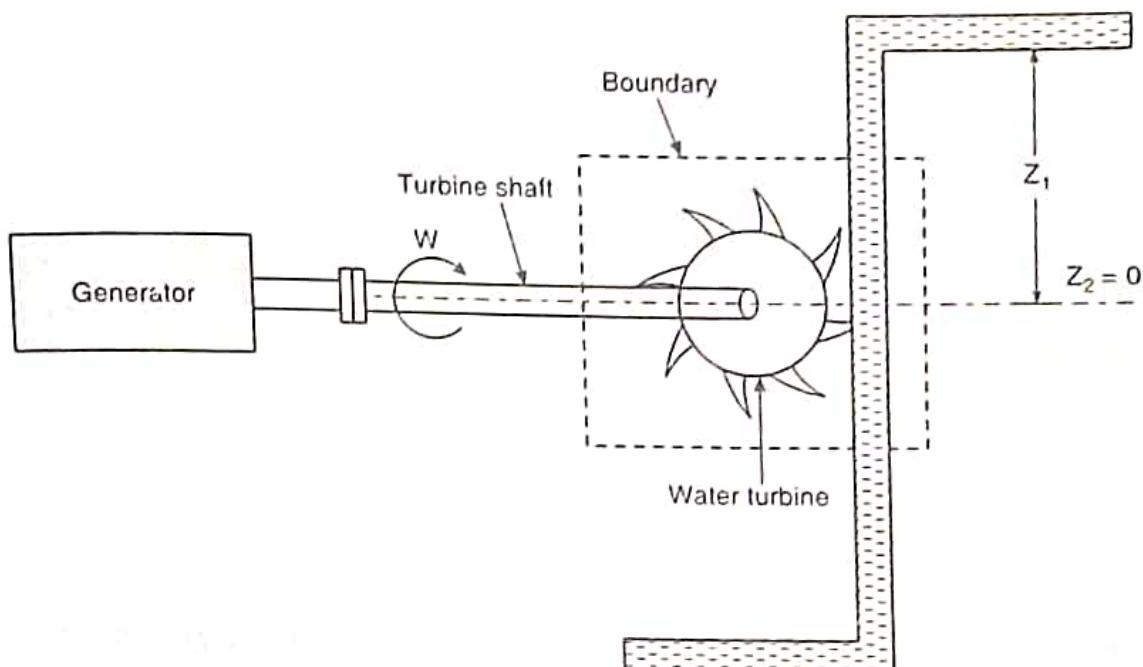
- टरबाइन (Turbine)
- पम्प (Pump)
- सम्पीडक (Compressor)
- बॉयलर (Boiler)
- संघनित्र (Condenser)
- वाष्पित्र (Evaporative)
- नॉजल (Nozzle)

(i) टरबाइन (Turbine)—टरबाइन वह युक्ति है जिसकी सहायता से ऊर्जा के एक रूप को यान्त्रिक ऊर्जा में परिवर्तित करते हैं। इस यान्त्रिक ऊर्जा का उपयोग विद्युत शक्ति उत्पन्न करने में करते हैं।

टरबाइन मुख्यतः दो वर्गों में वर्गीकृत हैं—

- (a) जल टरबाइन
- (b) वाष्प टरबाइन

(a) जल टरबाइन—इसमें जल की गतिज ऊर्जा का उपयोग किया जाता है। व्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 4.3

ऊर्जा प्रवाह समीकरण—

$$\left(u_1 + P_1 V_1 + Z_1 g + \frac{C_1^2}{Z} \right) + Q = \left(u_2 + P_2 V_2 + Z_2 g + \frac{C_2^2}{Z} \right) + W \quad \therefore Q = 0$$

$$\Delta U = 0$$

$$V_1 = V_2 = V$$

$$Z_2 = 0$$

$$\left(P_1 V + Z_1 g + \frac{C_1^2}{Z} \right) = \left(P_2 V + Z_2 g + \frac{C_2^2}{Z} \right) + W$$

W धनात्मक होता है क्योंकि निकाय द्वारा कार्य हो रहा है।

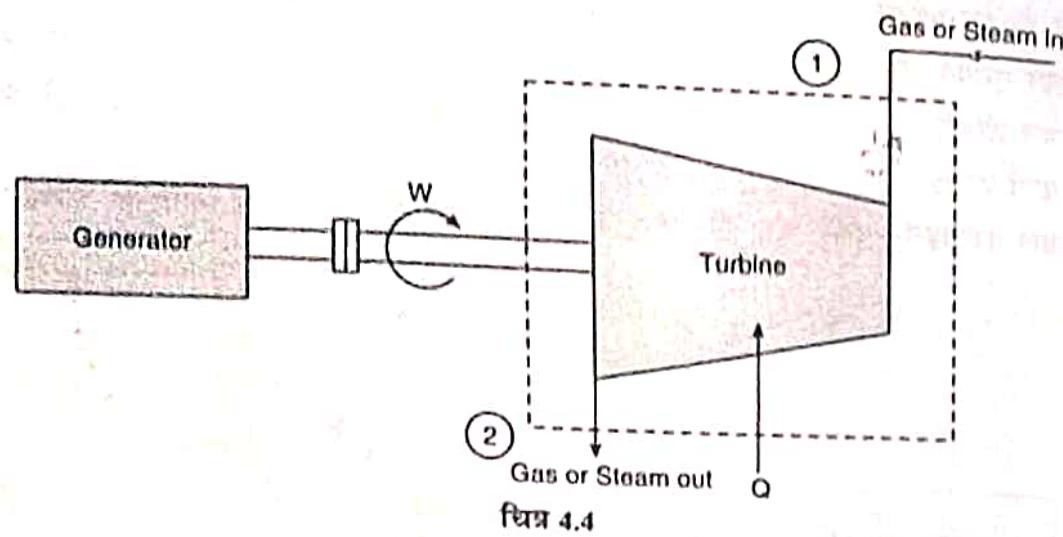
(b) भाष्प या गैस टरबाइन—इस टरबाइन में गैस की गतिज ऊर्जा को यान्त्रिक ऊर्जा में परिवर्तित किया जाता है।

ऊर्जा समीकरण—

$$h_1 + \frac{C_1^2}{Z} - Q = h_2 + \frac{C_2^2}{Z} + W$$

$\therefore Q =$ ऋणात्मक है क्योंकि निकाय पर कार्य हो रहा है।

(II) પણ (Pump)—ઇસકા મુખ્ય કાર્ય નિમ્ન તલ સે જલ કો ઉચ્ચ તલ મેં ભેજના હાતા હૈ।



કર્જા સમીકરण લગાને એ—

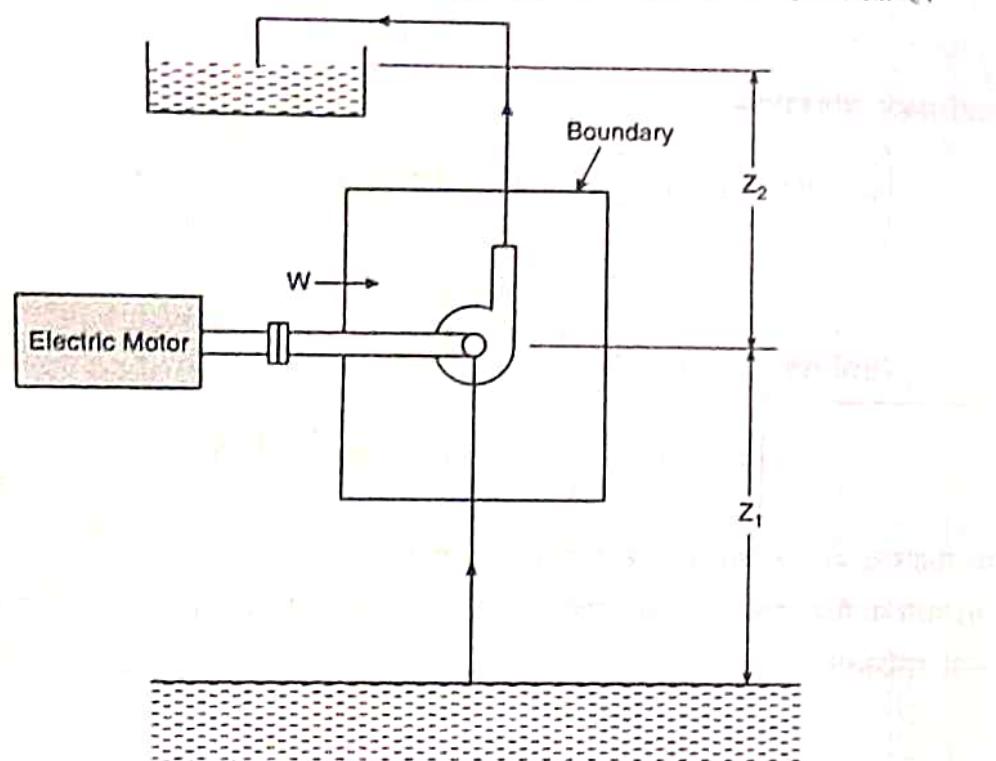
$$Q = 0, \Delta U = 0, V_1 = V_2 = V$$

તવ

$$P_1 V_1 + Z_1 g + \frac{C_1^2}{Z} = P_2 V_2 + Z_2 g + \frac{C_2^2}{Z} - W$$

W = ઋણાત્મક હૈ ક્યારેકિ પણ પર કાર્ય કિયા જા રહા હૈ।

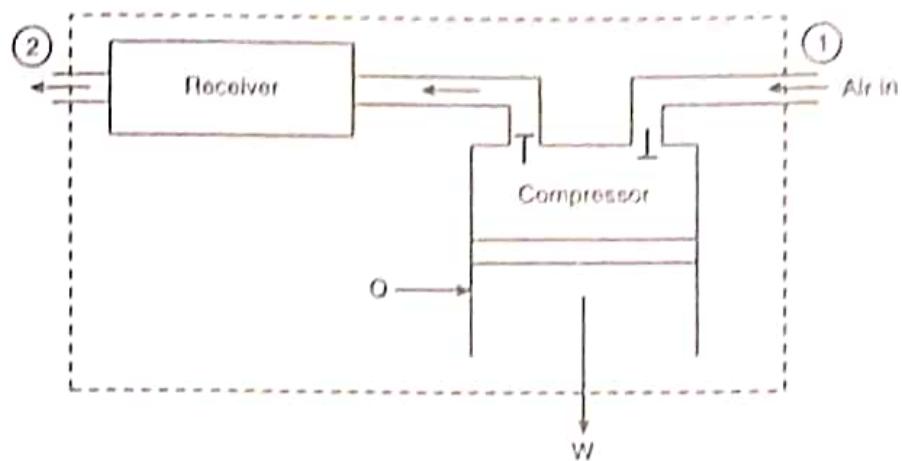
(III) સપ્પીઢક—યાદ ચાયુ યા ગેસ કા સપ્પીઢન કરતા હૈ તથા ઉચ્ચ દાબ પર પ્રવાહિત કરતા હૈ।



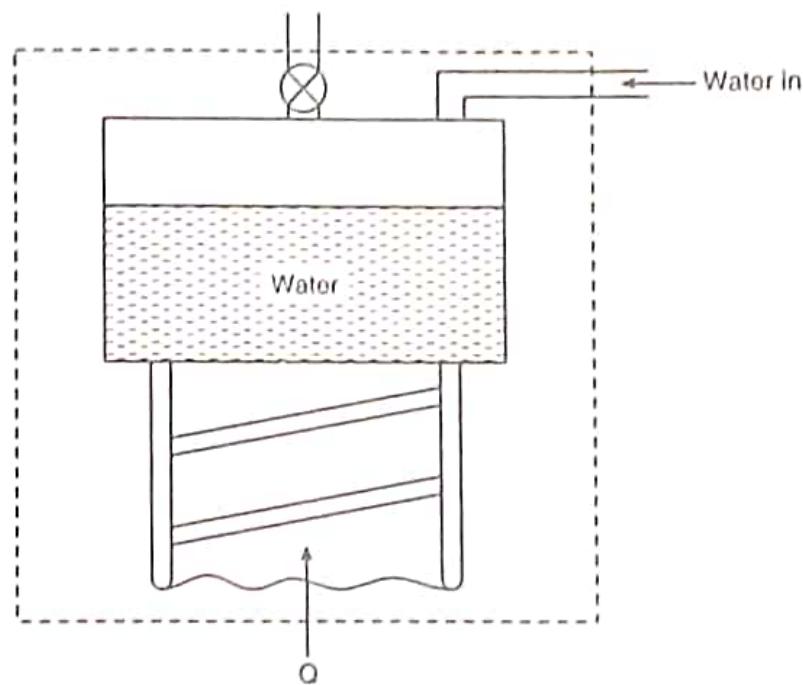
इसमें स्थितिज ऊर्जा = 0, गतिज ऊर्जा = 0

$$h_1 - Q = h_2 - W$$

(iv) बॉयलर—इसका कार्य जल को चाष में परिवर्तित करना होता है। जल को चाष में ऊपरा की सहायता से परिवर्तित किया जाता है।



चित्र 4.7



चित्र 4.8

ऊर्जा समीकरण—

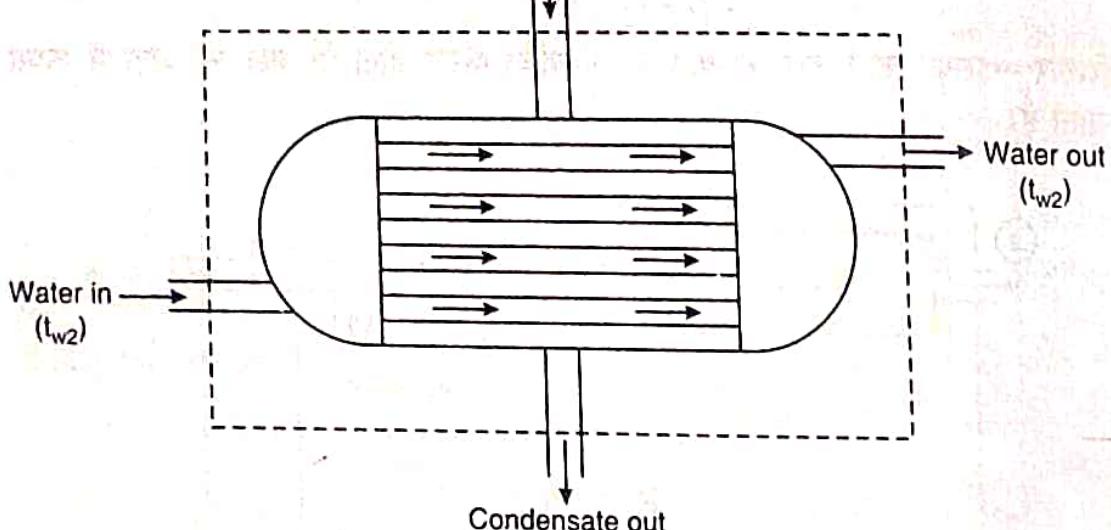
$$\Delta Z = 0 \quad \Delta \left(\frac{C^2}{Z} \right) = 0, \quad W = 0$$

$$h_1 + Q = h_2$$

(v) संघनित (Condenser)—यह शक्ति संयन्त्रों में प्रयोग किया जाता है। इसका मुख्य कार्य आद्रे पाप को संघनित कर जल में परिवर्तित करना होता है।

इसमें स्थितिज ऊर्जा, गतिज ऊर्जा तथा कार्य का मान शून्य है।

Study PowerPoint

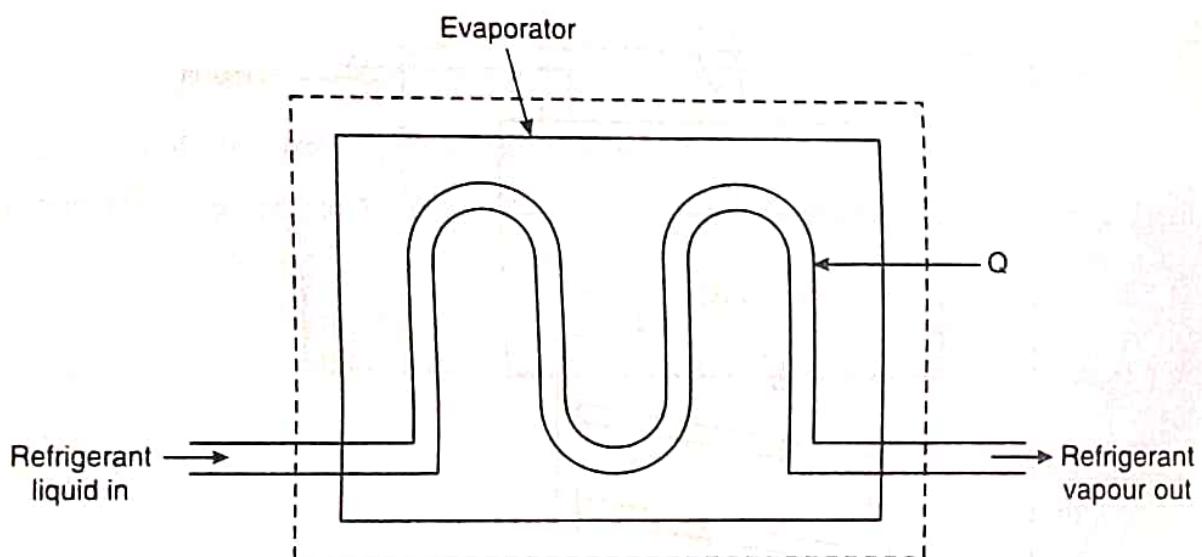


चित्र 4.9

अतः ऊर्जा समीकरण—

$$h_1 - Q_1 = h_2$$

(vi) वाष्पित्र (Evaporative)—सामान्यतः यह रेफ्रिजरेटर संयन्त्रों में प्रयोग किया जाता है। यह तापमान को नियन्त्रित करता है।



चित्र 4.10

$$\text{स्थितिज ऊर्जा} = 0$$

$$\text{गतिज ऊर्जा} = 0$$

$$\text{कार्य} = 0$$

ऊर्जा समीकरण

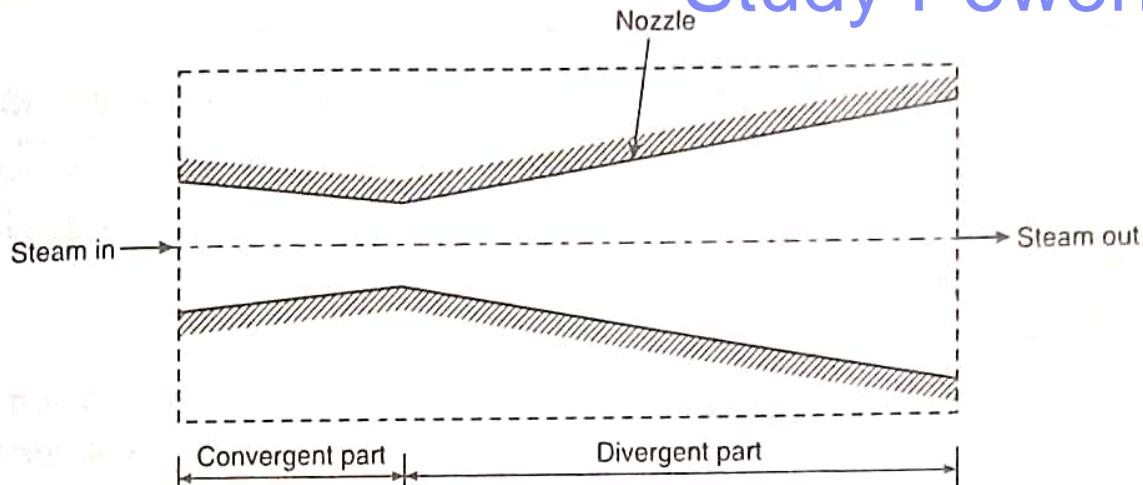
$$h_1 + Q = h_2$$

(vii) नॉजल—इसकी सहायता से द्रव या गैस के दाब में गिरावट होती है जिससे वेग बढ़ जाता है।

$$\text{स्थितिज ऊर्जा} = 0$$

$$W = 0$$

$$Q = 0$$



चित्र 4.11

$$h_1 = \frac{C_1^2}{Z} = h_2 + \frac{C_2^2}{Z}$$

$$\frac{C_2^2}{Z} - \frac{C_1^2}{Z} = h_1 - h_2$$

$$C_2 = \sqrt{C_1 + 2(h_1 - h_2)}$$

$$C_2 = \sqrt{2\Delta h}$$

C_1, C_2 से बहुत छोटा है, अतः उसे नगण्य मान लेते हैं।

4.5. ऊष्मागतिकी का द्वितीय नियम

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम की कुछ सीमाएँ (limitation) थीं, जैसे—

प्रथम नियम के अनुसार ऊर्जा एवं कार्य एक-दूसरे के समानुपत्ति होता है। इसका तात्पर्य है कि सम्पूर्ण यान्त्रिक ऊर्जा, ऊष्मीय ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है। परन्तु सम्पूर्ण ऊष्मीय ऊर्जा यान्त्रिक ऊर्जा में परिवर्तित हो जाए यह सम्भव नहीं है। अतः ऊर्जा संरक्षण में भी सीमाएँ होती हैं। उदाहरण के लिए जब गाड़ी ऊँचाई पर चढ़ती है तो इंजन ईधन का इस्तेमाल करता है। परन्तु जब गाड़ी ऊँचाई से नीचे की ओर चलती है तब ईधन इंजन को वापस नहीं होता है।

उपरोक्त कथन ऊष्मागतिकी के द्वितीय नियम का आधार बना।

ऊष्मागतिकी के द्वितीय नियम के अनुसार, “ऊष्मा कभी ठण्डी वस्तु से गर्म वस्तु की ओर स्वतः प्रवाहित नहीं होती”

इस नियम को विभिन्न विद्वानों द्वारा निम्न प्रकार से परिभाषित किया गया है—

(i) केल्विन-प्लांक का कथन—इनके अनुसार, “कोई ऐसा इंजन बनाना संभव नहीं है जो कि चक्रीय प्रक्रम पर चालित होते हुए प्राप्त की गई समस्त ऊष्मीय ऊर्जा को कार्य में परिवर्तित कर सके।”

अर्थात् किसी इंजन के लिए

$$dQ \neq d \cdot W$$

(ii) क्लासियस का कथन—इनके अनुसार, “ऊष्मा स्वतः किसी ठण्डी वस्तु से गर्म वस्तु की ओर प्रवाहित नहीं हो कती जब तक कि किसी बाह्य युक्ति का प्रयोग नहीं किया जाए।”

(iii) एण्ट्रॉपी वृद्धि का सिद्धान्त—इस सिद्धान्त के अनुसार, “किसी विलगित निकाय की एण्ट्रॉपी, समस्त स्तरिक प्रक्रमों में बढ़ती है तथा आदर्श प्रक्रमों में संरक्षित रहती है।”

□ 4.6. कैल्विन-प्लैंक तथा क्लासियस की परिभाषाओं में समानता

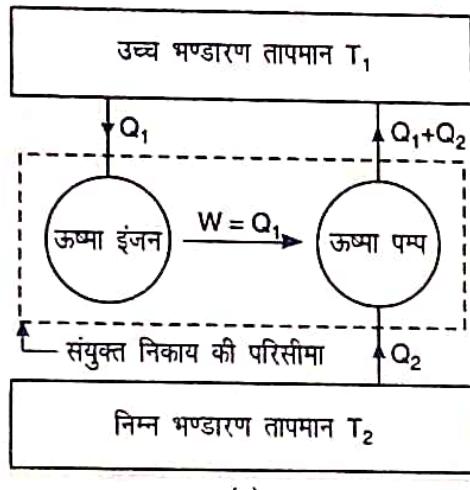
(Equivalence of Kelvin-Plank's Statement and Classius Statement)

हम जानते हैं कि कैल्विन-प्लैंक का कथन तथा क्लासियस का कथन दोनों में अंतर है। परन्तु किसी विरोधाभास में दूसरे का भी विरोध होता है। अतः हम कह सकते हैं कि दोनों कथन एक-दूसरे के समतुल्य हैं।

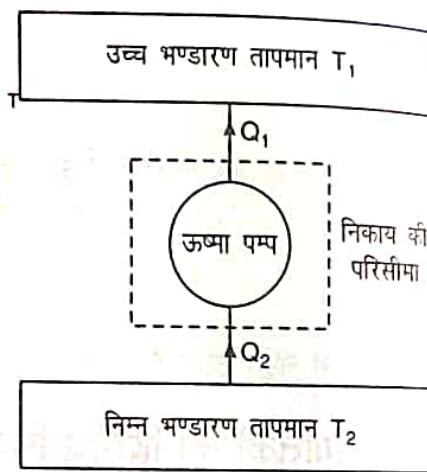
जो निकाय किसी एक कथन का अनुसरण करेगी वह दूसरे कथन का भी अनुसरण करेगी।

इसको सिद्ध करने के लिए हम ऊष्मा इंजन तथा ऊष्मा पम्प का उदाहरण लेते हैं।

चित्र (a) में ऊष्मा इंजन को दर्शाया गया है जो ऊष्मा स्रोत से Q_1 ऊष्मा ग्रहण करती है तथा उसे W कार्य में परिवर्तित कर देती है। इसी चित्र में ऊष्मा इंजन द्वारा प्राप्त कार्य को ऊष्मा पम्प को प्रदान करते हैं। यह पम्प ऊष्मा सिंक से Q_2 करता है तथा उच्च तापमान को $Q_1 + Q_2$ प्रदान करता है। परन्तु ऊष्मा इंजन को चलाने के लिए केवल Q_1 ही पर्याप्त है। चित्र में ऊष्मा इंजन तथा ऊष्मा पम्प दोनों ऊष्मा स्रोत की तरह कार्य करते हैं। जो बिना Q_2 के चल रहा है।



(a)



(b)

चित्र 4.12

अतः उपरोक्त कथन क्लासियस के कथन का विरोध कर रहा है। अतः कैल्विन प्लैंक का कथन भी गलत सा रहा है।

अतः हम कह सकते हैं कि दोनों कथन एक-दूसरे के समतुल्य हैं।

□ 4.7. प्रपीचुअल गति मशीन (प्रथम श्रेणी एवं द्वितीय श्रेणी) PMM1, 2

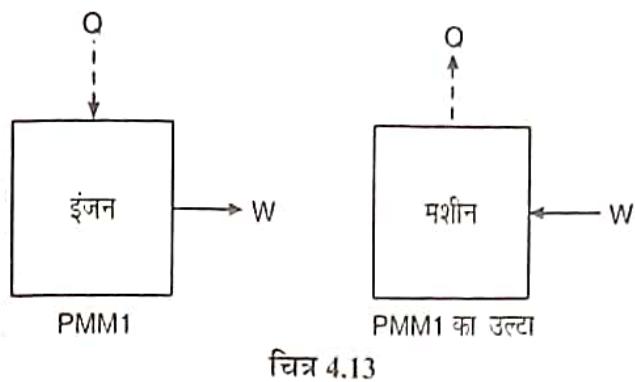
■ प्रथम श्रेणी (PMM1)

ऊष्मागतिकी का प्रथम नियम ऊर्जा संरक्षण का नियम है, अर्थात् ऊर्जा न तो नष्ट की जा सकती है और न ही की जा सकती है, सिर्फ एक रूप से दूसरे रूप में स्थानान्तरित हो सकती है। ऐसी गति मशीनें जो ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम का अनुसरण करें, प्रथम श्रेणी प्रपीचुअल गति मशीन कहलाती हैं।

इन्हें अवास्तविक मशीनें भी कहा जाता है क्योंकि ऐसी कोई मशीन नहीं है जो लगातार यान्त्रिक कार्य देती रही है, किसी ऊर्जा हास के।

■ प्रथम श्रेणी का उल्टा (Converse of PMM1)

इसके अनुसार ऐसी कोई मशीन नहीं है जिस पर लगातार कार्य कर हम ऊर्जा की सतत आपूर्ति कर सकें।

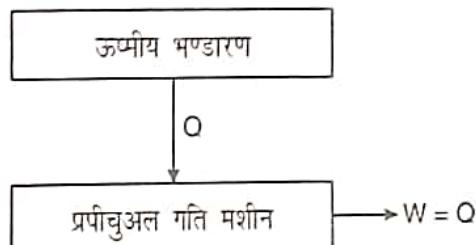


■ द्वितीय श्रेणी (PMM2)

ऊष्मागतिकी के द्वितीय नियम के अनुसार, “कोई ऐसा इंजन बनाना सम्भव नहीं है जो 100% आउटपुट प्रदान करे किसी दिए हुए इनपुट पर।”

ऐसी मशीनें जो ऊष्मागतिकी के द्वितीय नियम का विरोध करें, द्वितीय श्रेणी प्रपीचुअल गति मशीनें कहलाती हैं।

“ऐसी मशीन जो किसी ऊष्मा भण्डारण से ऊष्मा को अवशोषित कर उसे 100% कार्य में परिवर्तित कर सके, द्वितीय श्रेणी प्रपीचुअल गति मशीनें कहलाती हैं।”



चित्र 4.14

□ 4.8. ऊष्मा भण्डारण (Heat Reservoir)

एक ऐसा निकाय जो पर्याप्त बड़ा हो, स्थायी साम्यावस्था में हो तथा जिसमें ऊष्मा की एक निश्चित मात्रा के अंतरण के पश्चात् (ऊष्मा देने या ऊष्मा लेने) भी उसके तापमान में परिवर्तन नगण्य हो, “ऊष्मा भण्डारण” कहलाते हैं।

ऊष्मा भण्डारण को दो वर्गों में वर्गीकृत किया गया है—

(i) ऊष्मा स्रोत (Heat Source)

(ii) ऊष्मा सिंक (Heat Sink)

(i) ऊष्मा स्रोत—किसी ऊष्मागतिकी निकाय के उच्च तापमान वाले भण्डारण को हम ऊष्मा स्रोत कहते हैं। इस निकाय से ऊष्मा प्रदान की जाती है।

उदाहरण के लिए—बायलर भट्टी, दहन कक्ष, सूर्य आदि।

(ii) ऊष्मा सिंक—किसी ऊष्मागतिकी निकाय के निम्न तापमान वाले भण्डारण को हम ऊष्मा सिंक कहते हैं। इस निकाय में ऊष्मा ग्रहण की जाती है।

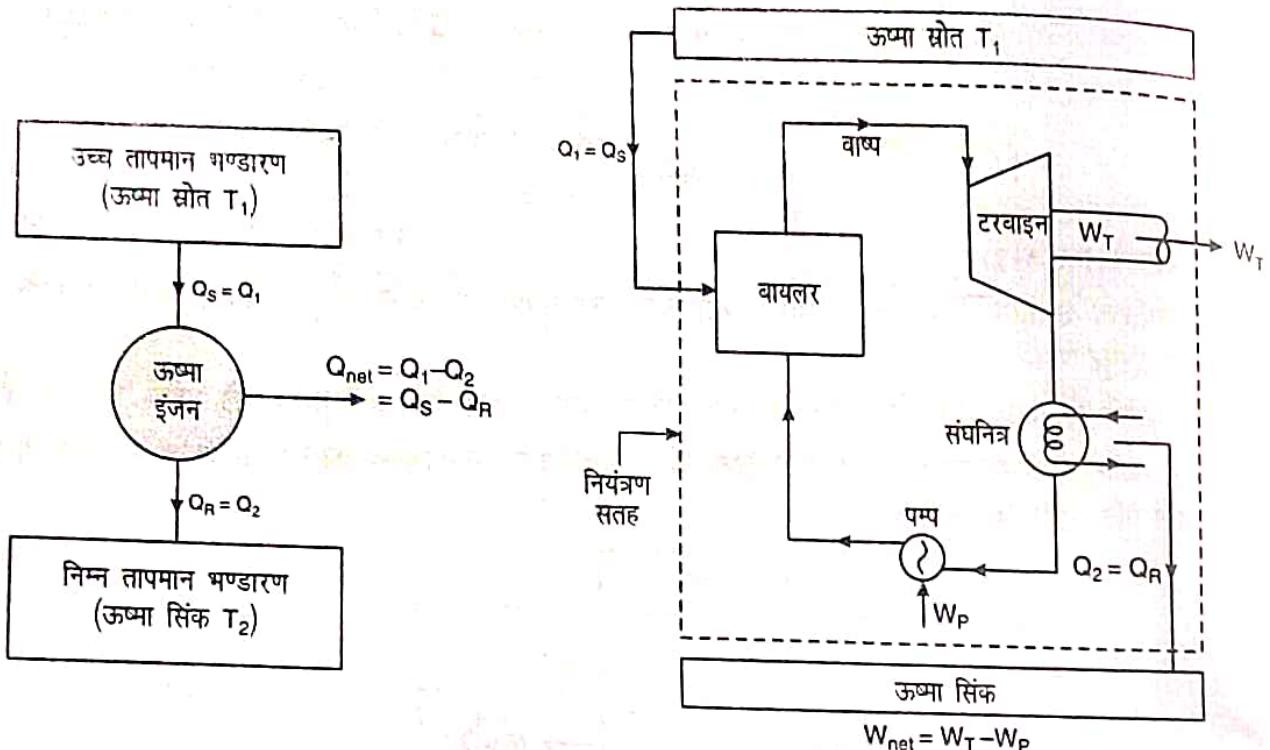
उदाहरण के लिए—वायु, नदी, समुद्र जल आदि।

□ 4.9. ऊष्मा इंजन, ऊष्मा पम्प, रेफ्रीजरेटर

“ऊष्मा इंजन एक ऐसा ऊष्मागतिकी निकाय है जो एक चक्रीय प्रक्रम पर प्रचालित होते हैं, ऊष्मा को यान्त्रिक कार्य में परिवर्तित कर सके।”

या

“ऊष्मा इंजन एक ऐसी युक्ति है जो ऊष्मा को यान्त्रिक कार्य में परिवर्तित कर सके।”
उदाहरण के लिए—बायलर टरबाइन आदि।



चित्र 4.15—ऊष्मा इंजन की कार्यविधि

चित्र में ऊष्मा इंजन के रूप में बॉयलर को दर्शाया गया है जो एक चक्रीय प्रक्रम पर प्रचालित होता है। इसमें ऊष्मा स्रोत से ऊष्मा (Q₁) कार्यकारी माध्यम जल को स्थानान्तरित की जाती है, जिससे वह वाष्प में परिवर्तित हो जाता है। यह वाष्प टरबाइन पर कार्य में परिवर्तित हो जाता है। टरबाइन द्वारा निकास वाष्प संघनित्र में प्रवेश करता है। जहाँ यह ठण्डा होकर पम्प की सहायता से पुनः बॉयलर में भेज दिया जाता है तथा चक्र पूर्ण हो जाता है।

■ ऊष्मा इंजन की तापीय दक्षता

ऊष्मा इंजन की तापीय दक्षता उससे प्राप्त शुद्ध कार्य एवं उसे प्रदत्त ऊष्मा का अनुपात होता है।

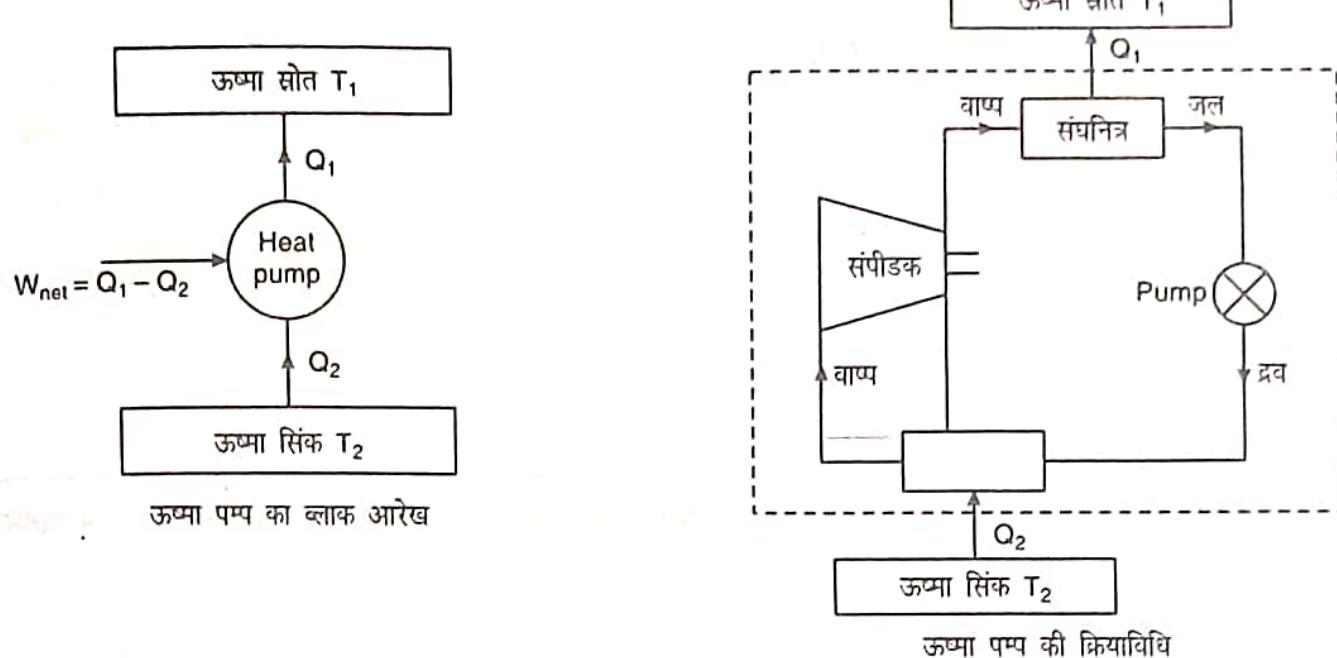
$$\text{प्राप्त शुद्ध कार्य } (W_{net}) = Q_1 - Q_2 \text{ या } Q_S - Q_R$$

$$\text{प्रदत्त ऊष्मा } (Q_S) = Q_1 \text{ या } Q_S$$

$$\eta_{th} = \frac{W_{net}}{Q_S} = \frac{Q_1 - Q_2}{Q_1} = \frac{Q_S - Q_R}{Q_S}$$

■ ऊष्मा पम्प

“एक ऐसा ऊष्मागतिकी निकाय जो चक्रीय प्रक्रम पर प्रचालित हुए निम्न तापमान वाली भण्डारण से ऊष्मा निकालकर, उच्च तापमान वाली भण्डारण को प्रवाहित करे।” ऊष्मा पम्प का प्रारम्भिक उद्देश्य उच्च तापमान वाले पिण्ड ऊष्मा निकालकर उसका तापमान परिवेश से अधिक बनाए रखना होता है।



चित्र 4.16

■ रेफ्रीजरेटर

रेफ्रीजरेटर एक प्रकार का ऊष्मा पम्प ही होता है, परन्तु दोनों के मूलभूत उद्देश्यों में अन्तर होता है।

“रेफ्रीजरेटर एक ऐसा ऊष्मागतिकी निकाय है जो एक चक्रीय प्रक्रम पर प्रचालित होते हुए निम्न तापमान पिण्ड से ऊष्मा निकालकर उसका तापमान परिवेश से कम बनाए रखता है।”

■ ऊष्मा पम्प एवं रेफ्रीजरेटर का निष्पादन

ऊष्मा पम्प एवं रेफ्रीजरेटर का निष्पादन हम उसके निष्पादन गुणांक के द्वारा ज्ञात करते हैं। निष्पादन गुणांक को निम्न प्रकार से परिभासित किया जाता है—

“यह उत्पन्न वांछित प्रभाव (desired effect) तथा उक्त प्रभाव उत्पन्न करने के लिए निकाय द्वारा किए गये जाने वाले कार्य की मात्राओं का अनुपात होता है।”

पम्प में उत्पन्न वांछित प्रभाव से तात्पर्य उच्च तापमान पिण्ड को दी गई ऊष्मा Q_1

रेफ्रीजरेटर में उत्पन्न वांछित प्रभाव से तात्पर्य निम्न तापमान पिण्ड से ली गई ऊष्मा Q_2

$$(COP)_P = \frac{\text{उत्पन्न वांछित प्रभाव}}{\text{कार्य}}$$

$$(COP)_P = \frac{Q_1}{Q_1 - Q_2} = \frac{T_1}{T_1 - T_2}$$

$$(COP)_R = \frac{\text{उत्पन्न वांछित प्रभाव}}{\text{कार्य}}$$

$$(COP)_R = \frac{Q_2}{Q_1 - Q_2} = \frac{T_2}{T_1 - T_2}$$

$(COP)_P$ तथा $(COP)_R$ में सम्बन्ध

$$(COP)_P = \frac{T_1}{T_1 - T_2}$$

$$(COP)_P = \frac{T_2}{T_1 - T_2} + 1$$

$$(COP)_P = (COP)_R + 1$$

$$\therefore (COP)_R = \frac{T_2}{T_1 - T_2}$$

नोट—ऊष्मा पम्प का निष्पादन रेफ्रीजरेटर के निष्पादन गुणांक से सदैव इकाई अधिक होता है।

■ 4.10. कॉर्नाट इंजन : प्रतिक्रम्य चक्र इंजन

1824 ई० में फ्रांस के एक वैज्ञानिक निकोलस कॉर्नाट द्वारा एक इंजन बनाया गया जो चार प्रतिक्रम्य प्रक्रम आधारित था। इस इंजन को कॉर्नाट इंजन कहा गया।

चार प्रतिक्रम्य प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

दो प्रतिक्रम्य समतापीय प्रक्रम

दो प्रतिक्रम्य रूद्धोष्य प्रक्रम

चूंकि चारों प्रक्रम प्रतिक्रम्य चक्र पर आधारित हैं, इसलिए इसे प्रतिक्रम्य चक्र इंजन भी कहते हैं।

■ कॉर्नाट इंजन के लिए प्रकल्पनाएँ

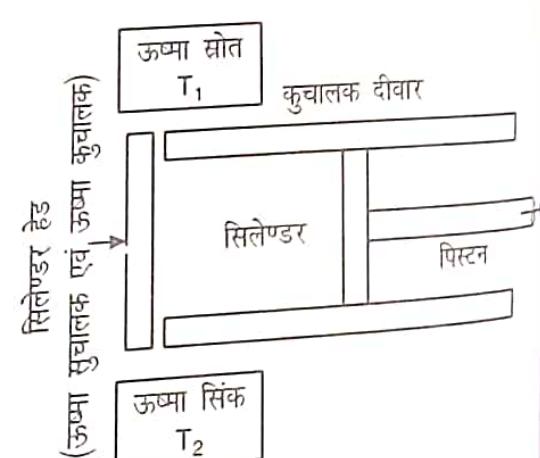
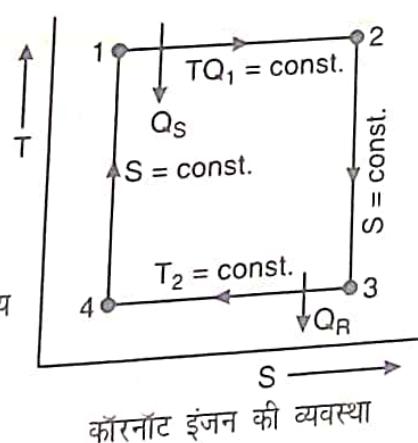
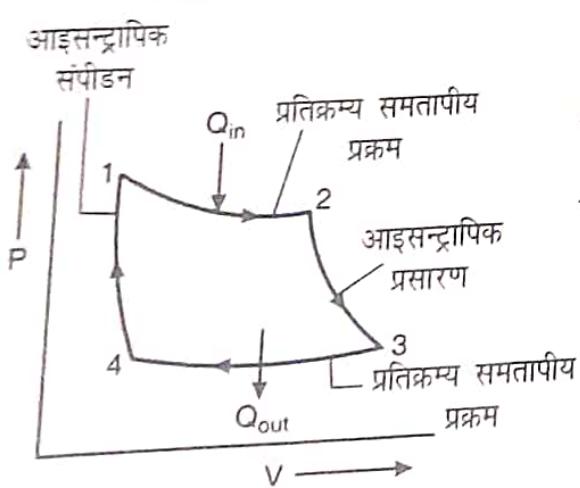
कार्नॉट इंजन के निर्माण के लिए प्रमुख प्रकल्पनाएँ निम्नलिखित हैं—

(i) सिलेण्डर के अन्दर पिस्टन की गति घर्षण रहित होती है।

(ii) सिलेण्डर एवं पिस्टन की दीवारें पूर्णतः ऊष्मारोधी होती हैं।

(iii) सिलेण्डर हैड इस प्रकार बनाया जाए कि वह एक बार सुचालक की भाँति कार्य करे तथा एक बार कुचालक भाँति कार्य करे।

(iv) इंजन में ऊष्मा स्रोत एवं ऊष्मा सिंक दोनों उपलब्ध हों।



कॉर्नॉट इंजन की व्यवस्था

चित्र 4.17

■ कॉर्नाट इंजन की क्रियाविधि

इंजन सिलेण्डर में कार्यकारी माध्यम के रूप में द्रव या गैस का प्रयोग किया जाता है तथा पिस्टन इंजन सिलेण्डर

अन्दर पश्चात्र गति करता है।

ऊष्मागतिकी के नियम

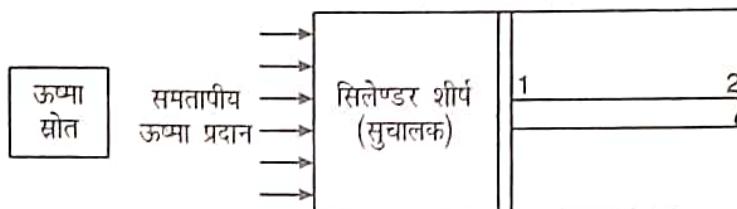
चार चक्रीय प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

(i) प्रक्रम 1-2 : प्रतिक्रप्य समतापीय प्रदत्त ऊष्मा प्रक्रम

इस प्रक्रम में इंजन सिलेण्डर के सम्पर्क में ऊष्मा स्रोत को लाया जाता है तथा इस समय सिलेण्डर हेड सुचालक की भाँति कार्य करता है। सिलेण्डर के अन्दर पिस्टन पश्चात्र गति करता है।

$$\text{प्रक्रम } 1-2 \text{ के दौरान कार्य } W_{1-2} = \int_{V_1}^{V_2} P \cdot dV$$

गैस का प्रसारण $PV = C$ के नियम से होता है।

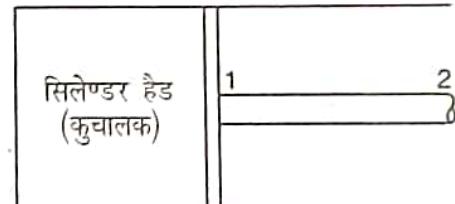


चित्र 4.18

(ii) प्रक्रम 2-3 : आइसन्ट्रॉपिक प्रसारण प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान सिलेण्डर हेड एक कुचालक की भाँति कार्य करता है तथा गैसों का प्रसारण रूद्धोष्य प्रक्रम की भाँति होता है। गैसों के प्रसारण के कारण पिस्टन पश्चात्र गति करता है।

$$\text{प्रक्रम } 2-3 \text{ के दौरान कार्य } W_{2-3} = P \int_{V_2}^{V_3} dV$$

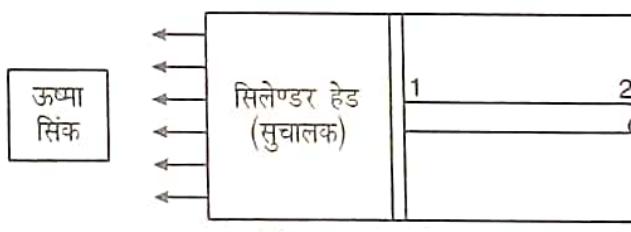


चित्र 4.19

गैस का प्रसारण $PV^\gamma = C$ नियम से होता है।

प्रक्रम 3-4 : समतापीय ऊष्मा निष्कासन प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान इंजन सिलेण्डर हेड एक सुचालक की भाँति कार्य करता है। इंजन सिलेण्डर हेड (शीर्ष) के सम्पर्क में ऊष्मा सिंक को लाया जाता है, जिस कारण से इंजन सिलेण्डर से ऊष्मा का निष्कासन होता है (उच्च तापमान भण्डारण से निम्न तापमान भण्डारण की तरफ)। गैसों के संपीड़न से पिस्टन पश्चात्र गति करता है।



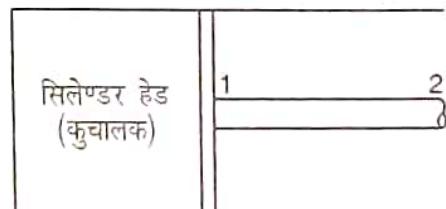
चित्र 4.20

$$\text{प्रक्रम के दौरान कार्य } W_{3-4} = -P \int_{V_3}^{V_4} dV$$

गैसों का संपीड़न $PV = C$ के नियम से होता है।

प्रक्रम 4-1 : आइसन्ट्रॉपिक संपीड़न प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान सिलेण्डर हेड एक कुचालक की भाँति कार्य करता है। कार्यकारी माध्यम के संपीड़न से पिस्टन पश्चात्र गति कर अपनी प्रारम्भिक अवस्था में पहुँचता है तथा चक्र पूरा करता है।



चित्र 4.21

$$(COP)_P = \frac{T_1}{T_1 - T_2}$$

$$(COP)_P = \frac{T_2}{T_1 - T_2} + 1$$

$$(COP)_P = (COP)_R + 1$$

$$\therefore (COP)_R = \frac{T_1}{T_1 - T_2}$$

नोट—ऊष्मा पम्प का निष्पादन रेफ्रीजरेटर के निष्पादन गुणांक से सदैव इकाई अधिक होता है।

■ 4.10. कॉर्नाट इंजन : प्रतिक्रम्य चक्र इंजन

1824ई० में फ्रांस के एक वैज्ञानिक निकोलस कॉर्नाट द्वारा एक इंजन बनाया गया जो चार प्राधारित था। इस इंजन को कॉर्नाट इंजन कहा गया।

चार प्रतिक्रम्य प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

दो प्रतिक्रम्य समतापीय प्रक्रम

दो प्रतिक्रम्य रूद्धोष्म प्रक्रम

चूँकि चारों प्रक्रम प्रतिक्रम्य चक्र पर आधारित हैं, इसलिए इसे प्रतिक्रम्य चक्र इंजन भी कहते हैं।

■ कॉर्नाट इंजन के लिए प्रकल्पनाएँ

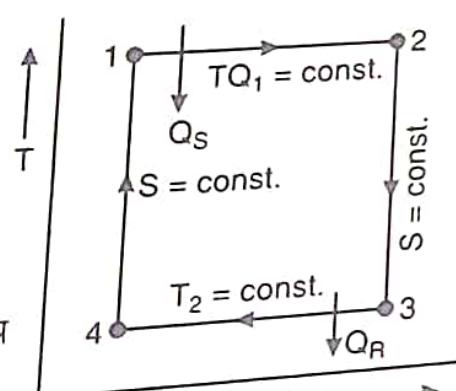
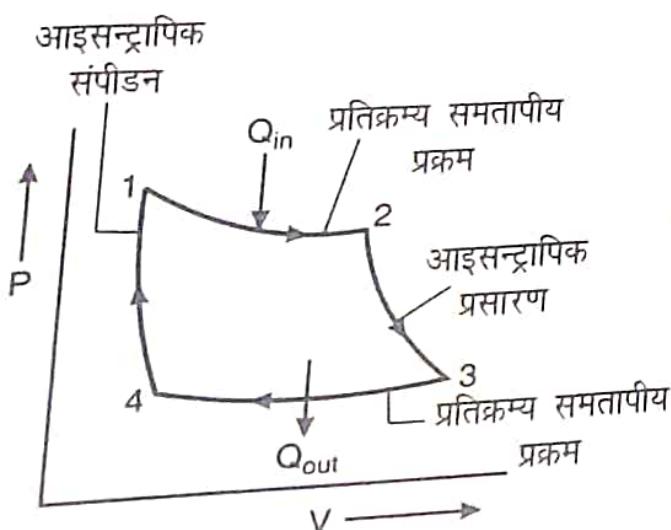
कार्नॉट इंजन के निर्माण के लिए प्रमुख प्रकल्पनाएँ निम्नलिखित हैं—

(i) सिलेण्डर के अन्दर पिस्टन की गति घर्षण रहित होती है।

(ii) सिलेण्डर एवं पिस्टन की दीवारें पूर्णतः ऊष्मारोधी होती हैं।

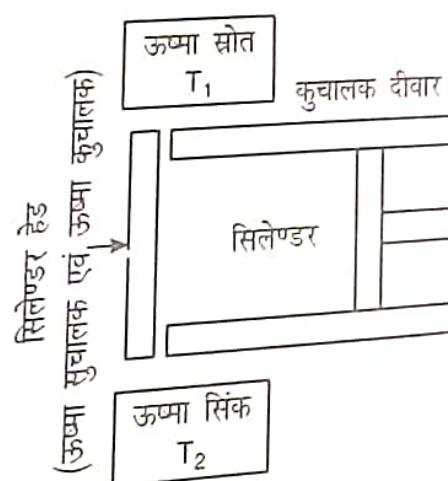
(iii) सिलेण्डर हैड इस प्रकार बनाया जाए कि वह एक बार सुचालक की भाँति कार्य करे तथा एक भाँति कार्य करे।

(iv) इंजन में ऊष्मा स्रोत एवं ऊष्मा सिंक दोनों उपलब्ध हों।



कॉर्नॉट इंजन की व्यवस्था

चित्र 4.17



■ कॉर्नाट इंजन की क्रियाविधि

इंजन सिलेण्डर में कार्यकारी माध्यम के रूप में द्रव या गैस का प्रयोग किया जाता है तथा पिस्टन इन गति करता है।

ऊष्मागतिकी के नियम

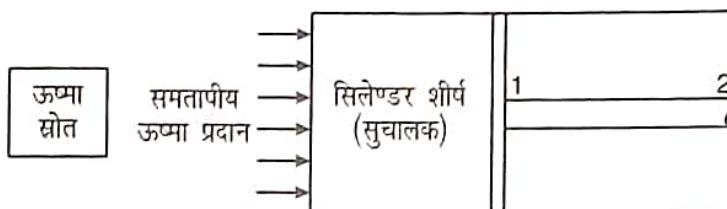
चार चक्रीय प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

(i) प्रक्रम 1-2 : प्रतिक्रम्य समतापीय प्रदत्त ऊष्मा प्रक्रम

इस प्रक्रम में इंजन सिलेण्डर के सम्पर्क में ऊष्मा स्रोत को लाया जाता है तथा इस समय सिलेण्डर हेड सुचालक की भाँति कार्य करता है। सिलेण्डर के अन्दर पिस्टन पश्चात्र गति करता है।

$$\text{प्रक्रम } 1-2 \text{ के दौरान कार्य } W_{1-2} = \int_{V_1}^{V_2} P \cdot dV$$

गैस का प्रसारण $PV = C$ के नियम से होता है।

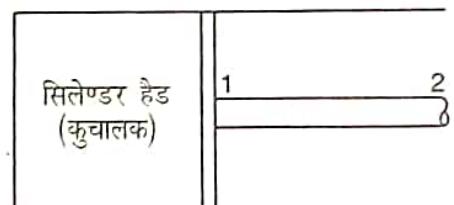


चित्र 4.18

(ii) प्रक्रम 2-3 : आइसन्ट्रॉपिक प्रसारण प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान सिलेण्डर हेड एक कुचालक की भाँति कार्य करता है तथा गैसों का प्रसारण रूद्धोष्य प्रक्रम की भाँति होता है। गैसों के प्रसारण के कारण पिस्टन पश्चात्र गति करता है।

$$\text{प्रक्रम } 2-3 \text{ के दौरान कार्य } W_{2-3} = P \int_{V_2}^{V_3} dV$$

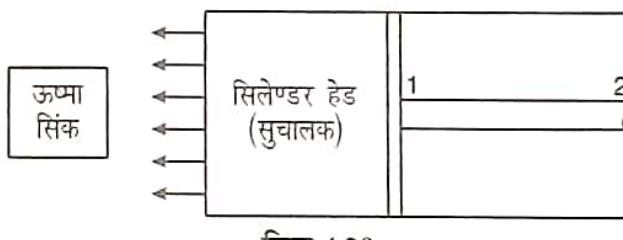


चित्र 4.19

गैस का प्रसारण $PV^\gamma = C$ नियम से होता है।

प्रक्रम 3-4 : समतापीय ऊष्मा निष्कासन प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान इंजन सिलेण्डर हेड एक सुचालक की भाँति कार्य करता है। इंजन सिलेण्डर हेड (शीर्ष) के सम्पर्क में ऊष्मा सिंक को लाया जाता है, जिस कारण से इंजन सिलेण्डर से ऊष्मा का निष्कासन होता है (उच्च तापमान भण्डारण से निम्न तापमान भण्डारण की तरफ)। गैसों के संपीडन से पिस्टन पश्चात्र गति करता है।



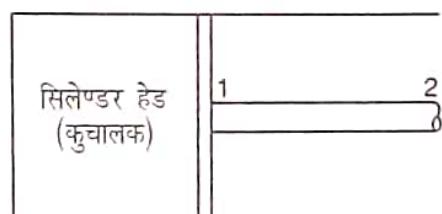
चित्र 4.20

$$\text{प्रक्रम के दौरान कार्य } W_{3-4} = -P \int_{V_3}^{V_4} dV$$

गैसों का संपीडन $PV = C$ के नियम से होता है।

प्रक्रम 4-1 : आइसन्ट्रॉपिक संपीडन प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान सिलेण्डर हेड एक कुचालक की भाँति कार्य करता है। कार्यकारी माध्यम के संपीडन से पिस्टन पश्चात्र गति कर अपनी प्रारम्भिक अवस्था में पहुँचता है तथा चक्र पूरा करता है।



चित्र 4.21

प्रक्रम के दौरान कार्य $W_{4-1} = -P \int_{V_4}^{V_1} dV$

गैसों का संपीड़न $PV^\gamma = C$ के नियम से होता है।

■ कॉर्नाट चक्र की दक्षता

हम जानते हैं कि

$$\eta_c = \frac{\text{नेट कार्य प्रति चक्र} (W_{net})}{\text{नेट प्रदत्त ऊष्मा प्रति चक्र} (Q_s)}$$

प्रक्रम 1-2 :

$$PV = C, dU = 0$$

$$q_{2-1} = W_{2-1} = \int_1^2 PdV = RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2}$$

प्रक्रम 2-3 :

$$PV^\gamma = C, q_{2-3} = 0$$

$$W_{2-3} = (U_2 - U_3) = C_v(T_2 - T_3)$$

प्रक्रम 3-4 :

$$PV = C, dU = 0$$

$$q_{3-4} = W_{3-4} = -RT_3 \log_e \frac{P_4}{P_3}$$

प्रक्रम 4-1 :

$$PV^\gamma = C, q_{4-1} = 0$$

$$W_{4-1} = -(U_1 - U_4) = C_v(T_1 - T_4)$$

■ नेट कार्य

⇒ प्रक्रम 1-2 के दौरान प्रदत्त ऊष्मा – प्रक्रम 3-4 के दौरान निष्कासित ऊष्मा

$$= RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2} - RT_3 \log_e \frac{P_4}{P_3}$$

चूंकि प्रक्रम 2-3 एवं प्रक्रम 3-4 रूद्धोष्म प्रक्रम हैं

तब

$$\frac{P_2}{P_3} = \left(\frac{T_2}{T_3} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

$$\frac{P_1}{P_2} = \left(\frac{T_1}{T_4} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

और

$$T_2 = T_1 \text{ या } T_3 = T_4$$

$$\frac{P_2}{P_1} = \frac{P_1}{P_4} \Rightarrow \frac{P_1}{P_2} = \frac{P_4}{P_3}$$

इस प्रकार

$$\text{नेट कार्य } W_{net} = RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2} - RT_3 \log_e \frac{P_4}{P_3}$$

$$W_{net} = R(T_1 - T_3) \log_e \frac{P_1}{P_2}$$

$$\eta_{\text{carnot}} = \frac{\text{नेट कार्य}}{\text{प्रदत्त ऊष्मा}}$$

$$= \frac{R(T_1 - T_3) \log_e \frac{P_1}{P_2}}{RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2}}$$

$$\eta_{\text{carnot}} = \frac{T_1 - T_3}{T_1}$$

■ कारनॉट इंजन की सीमाएँ

इंजन में पिस्टन की गति घर्षणरहित होती है, जो प्रायोगिक रूप से संभव नहीं होता है।
तापमान नियत बना रहता है जो संभव नहीं है।

□ 4.11. एण्ट्रॉपी : सिद्धान्त एवं भौतिक महत्व

एण्ट्रॉपी को निम्न प्रकार से परिभ्रषित किया गया है—

“यह ऊष्मा की मात्रा का फलक होता है, जो ऊष्मा को कार्य में परिवर्तित करने की सम्भावना को प्रदर्शित करता है।”

“It is a function of a quantity of heat shows the possibility of conversion of that heat into work.”

क्लासियस असमानता (Classius inequality) के अनुसार,

“जब एक निकाय पूर्ण चक्रीय प्रक्रम से गुजरता है तब पूरे चक्र में राशि $\oint \frac{dQ}{T}$ का समाकलन शून्य या शून्य से कम होता है।”

अर्थात्

$$\oint \frac{dQ}{T} \leq 0$$

प्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए $\oint \frac{dQ}{T} = 0$

अप्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए $\oint \frac{dQ}{T} = 0$

प्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए राशि $\oint \frac{dQ}{T} = 0$, यह बताता है कि $\frac{dQ}{T}$ एक बिन्दु फलन है। अतः हम कह सकते हैं कि $\frac{dQ}{T}$ निकाय का गुणधर्म होता है। यह गुणधर्म ही एण्ट्रॉपी कहलाता है। इसे ‘S’ द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$\text{एण्ट्रॉपी में परिवर्तन } dS = \int_1^2 \frac{dQ}{T}$$

एण्ट्रॉपी को सर्वप्रथम क्लासियस द्वारा इस्तेमाल किया गया जो कि ग्रीक शब्द ट्रोपी (Trope) से लिया गया था जिसका तात्पर्य है रूपान्तरण। यह एक मात्रा सापेक्ष (Extensive property) गुणधर्म है। इसका मात्रक J/k है।

$$\text{विशिष्ट एण्ट्रॉपी} = \frac{S}{m}, \text{ J/kg K होता है।}$$

■ 4.12. एण्ट्रॉपी : बिन्दु फलन Study PowerPoint

एण्ट्रॉपी एक बिन्दु फलन है। इसको सिद्ध करने के लिए एक उदाहरण को लेते हैं—
हम जानते हैं कि

किसी प्रतिक्रम्य चक्रीय प्रक्रम के लिए—

$$\oint \frac{dQ}{T} = 0$$

चक्र $1 - M - 2 - N - 1$ के लिए

$$\int_1^2 \frac{dQ}{T} + \int_2^1 \frac{dQ}{T} = 0$$

पथ M पथ N

चक्र $1 - N - 2 - 0 - 1$ के लिए

$$\int_1^2 \frac{dQ}{T} + \int_2^1 \frac{dQ}{T} = 0$$

पथ N पथ O

समीकरण (1) व (2) से

$$\int_2^1 \frac{dQ}{T} = \int_2^1 \frac{dQ}{T}$$

पथ M पथ N

उपरोक्त समीकरण से वह स्पष्ट होता है कि किसी निकाय की एण्ट्रॉपी निकाय के पथ पर निर्भर नहीं करती है। किसी निकाय की एण्ट्रॉपी, बिन्दु फलन गुणधर्म होता है।

■ 4.13. एण्ट्रॉपी के लक्षण

किसी निकाय की एण्ट्रॉपी बढ़ती है यदि ऊष्मा को प्रदत्त किया जाए, चाहे तापमान में परिवर्तन कुछ भी बढ़े या घटे।

किसी निकाय की एण्ट्रॉपी घटती है यदि ऊष्मा निष्कासित होती है, चाहे तापमान में परिवर्तन कुछ भी हो (बढ़े या घटे)।

किसी निकाय की एण्ट्रॉपी घटती है यदि ऊष्मा निष्कासित होती है, चाहे तापमान में परिवर्तन कुछ भी हो (बढ़े या घटे)।

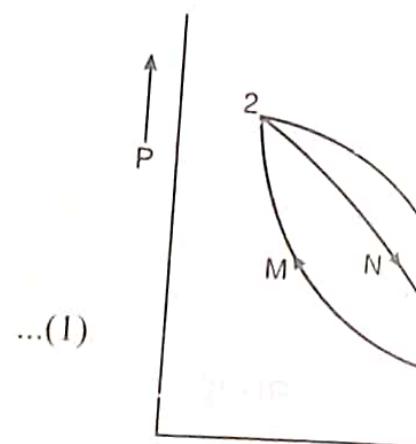
किसी निकाय की एण्ट्रॉपी स्थिर होती है, रूझोव्य घर्षणहित प्रक्रम के लिए।

किसी थ्राटलिंग प्रक्रम में यदि कार्य न हो तो एण्ट्रॉपी बढ़ती है (ऊष्मा का तापमान कम होना चाहिए)।

किसी निकाय की एण्ट्रॉपी में परिवर्तन अप्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए हमेशा $\frac{dQ}{T}$ से ज्यादा होता है।

किसी प्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए $dS = \frac{dQ}{T}$

किसी अप्रतिक्रम्य प्रक्रम के लिए $dS > \frac{dQ}{T}$



चित्र 4.22

$$\text{किसी विलगित निकाय के लिए } dS \geq \frac{dQ}{T}$$

हम जानते हैं कि सभी प्रक्रम प्रयोगिक रूप से अप्रतिक्रिय होते हैं, इसलिए ब्रह्माण्ड में एण्ट्रॉपी हमेशा बढ़ती है।

4.14. विभिन्न प्रक्रम के दौरान एण्ट्रॉपी में परिवर्तन

माना किसी निकाय में कार्यकारी माध्यम का द्रव्यमान = m

प्रारम्भिक दाब, आयतन तथा तापमान क्रमशः = P_1, V_1, T_1

अंतिम दाब, आयतन तथा तापमान क्रमशः = P_2, V_2, T_2

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम से

$$\delta Q = dU + dW$$

दोनों तरफ T से भाग देने पर

$$\begin{aligned} \frac{\delta Q}{T} &= \frac{dU}{T} + \frac{\delta W}{T} & \frac{\delta Q}{T} &= dS \\ dS &= \frac{dU}{T} + \frac{PdV}{T} & \delta W &= P dV \end{aligned} \quad \dots(1)$$

$$TdS = dU + PdV \quad \dots(2)$$

और

$$U = H - PV \quad [U = \text{आंतरिक ऊर्जा}, H = \text{कुल ऊष्मा}]$$

$$TdS = d(H - PV) + PdV$$

$$TdS = dH - PdV - Vdp + PdV$$

$$TdS = dH - Vdp \quad \dots(3)$$

$$dS = \frac{dH}{T} - \frac{Vdp}{T} \quad \dots(4)$$

समीकरण (1) एवं समीकरण (2) का समाकलन करने पर

समीकरण (1) से

$$\int_1^2 dS = S_2 - S_1 = \int_1^2 \frac{dH}{T} + \int_1^2 \frac{PdV}{T} \quad \dots(5)$$

समीकरण (4) से

$$\int_1^2 dS = S_2 - S_1 = \int_1^2 \frac{dH}{T} - \int_1^2 \frac{Vdp}{T} \quad \dots(6)$$

समीकरण (5) एवं (6) खुला एवं बंद निकाय दोनों तथा प्रतिक्रिय एवं अप्रतिक्रिय प्रक्रम के लिए मान्य हैं।

आदर्श गैस के लिए

$$dU = mC_v dT \text{ and } dH = mC_p dT$$

$$PV = mRT$$

$$\frac{V}{T} = \frac{mR}{P}$$

$$\frac{P}{T} = \frac{mR}{V}$$

समीकरण (5) एवं (6) को व्यवस्थित करने पर

$$\int_1^2 dS = S_2 - S_1 = \frac{dT}{T} + mR \frac{dV}{V}$$

या

$$S_2 - S_1 = mC_v \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} + mR \int_{V_1}^{V_2} \frac{dV}{V}$$

और

$$\int_1^2 dS = S_2 - S_1 = mC_p \frac{dT}{T} - mR \frac{dP}{P}$$

$$S_2 - S_1 = mC_p \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} - mR \int_{P_1}^{P_2} \frac{dP}{P}$$

समीकरण (A) एवं समीकरण (B) एण्ट्रॉपी में परिवर्तन का सामान्य समीकरण है।
एण्ट्रॉपी में परिवर्तन स्थिर आयतन या समतापीय प्रक्रम के लिए

हम जानते हैं कि स्थिर आयतन प्रक्रम में $dV = \text{constant}$

तब

$$\begin{aligned} S_2 - S_1 &= mC_v \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} + mR \int_{V_1}^{V_2} \frac{dV}{V} \\ &= mC_v \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} \end{aligned}$$

$$S_2 - S_1 = mC_v \ln\left(\frac{T_2}{T_1}\right)$$

सामान्य गैस समीकरण से,

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2}$$

$$\frac{T_2}{T_1} = \frac{P_2}{P_1}$$

या

$$(S_2 - S_1) = mC_v \ln\left(\frac{P_2}{P_1}\right)$$

एण्ट्रॉपी में परिवर्तन स्थिर दाब या समदाबीय प्रक्रम के लिए

प्रक्रम

$$P = C$$

$$dP = 0$$

तब

$$\begin{aligned} S_2 - S_1 &= mC_p \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} - mR \int_{P_1}^{P_2} \frac{dP}{P} \\ &= mC_p \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} \end{aligned}$$

या

$$S_2 - S_1 = mC_p \ln\left(\frac{T_2}{T_1}\right)$$

$$S_2 - S_1 = mC_p \ln\left(\frac{V_2}{V_1}\right)$$

सामान्य गैस समीकरण से

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2} \quad \text{या} \quad \frac{T_2}{T_1} = \frac{V_2}{V_1}$$

एण्ट्रॉपी में परिवर्तन स्थिर तापमान या समतापीय प्रक्रम के लिए

हम जानते हैं कि

समतापीय प्रक्रम में $T = \text{Constant}$

$$dT = 0$$

तब

$$S_2 - S_1 = mC_v \int_{T_1}^{T_2} \frac{dT}{T} + mR \int_{V_1}^{V_2} \frac{dV}{V}$$

$$S_2 - S_1 = mR \int_{V_1}^{V_2} \frac{dV}{V}$$

$$S_2 - S_1 = mR \ln \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

सामान्य गैस समीकरण से

$$P_1 V_1 = P_2 V_2$$

\Rightarrow

$$\frac{P_1}{P_2} = \frac{V_2}{V_1}$$

$$S_2 - S_1 = mR \ln \left(\frac{P_1}{P_2} \right) = m(C_p - C_v) \ln \left(\frac{P_1}{P_2} \right) \quad [\because C_p - C_v = R]$$

एण्ट्रॉपी में परिवर्तन रूद्धोष्य प्रक्रम के दौरान

हम जानते हैं कि रूद्धोष्य प्रक्रम में,

$$dQ = 0$$

तब

$$dS = \frac{dQ}{T}$$

$$dS = 0$$

इस प्रक्रम को आइसन्ट्रॉपिक प्रक्रम भी कहते हैं।

एण्ट्रॉपी में परिवर्तन बहुविधि प्रक्रम के लिए

हम जानते हैं कि बहुविधि प्रक्रम में

$$dQ = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times \delta W$$

$[\gamma = \text{रूद्धोष्य गुणांक}]$

$$dQ = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} P dV$$

$[n = \text{बहुविधि घातांक}]$

प्रतिक्रम्य के लिए

$$dS = \frac{dQ}{T}$$

$$dQ = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \frac{P dV}{T}$$

$$dS = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times \frac{P}{T} dV$$

सामान्य गैस समीकरण से

$$PV = mRT$$

$$\frac{P}{T} = \frac{mR}{V}$$

$$dS = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times mR \frac{dV}{V}$$

$$\int_{S_1}^{S_2} ds = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times \int_{V_1}^{V_2} ds \frac{dV}{V}$$

$$S_2 - S_1 = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} mR \ln \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

$$S_2 - S_1 = \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times mR \ln \left(\frac{V_2}{V_1} \right)$$

□ 4.15. अप्रतिवर्तनियता की संकल्पना (Concept of Irreversibility)

वास्तविक कार्य सदैव आदर्श प्रतिवर्त्य कार्य से कम होता है। इन दोनों के अन्तर को “अप्रतिवर्तनियता” कहते J से प्रदर्शित करते हैं।

$$I = W_{\max} - W$$

एकांक द्रव्यमान के लिए (अप्रवाही प्रक्रम)

$$I = [U_1 - U_2 - T_0(S_1 - S_2)] - [(U_1 - U_2) + Q_2]$$

$$I = T_0(S_2 - S_1) - Q_2$$

$$I = T_0(\Delta S)_{\text{system}} + T_0(\Delta S)_{\text{surrounding}}$$

$$I = T_0[(\Delta S)_{\text{system}} + (\Delta S)_{\text{surrounding}}]$$

$$I \geq 0$$

प्रवाही प्रक्रम के लिए—

$$I = W_{\max} - W$$

$$= \left[\left(b_1 + \frac{C_1^2}{Z} + gZ_1 \right) - \left(b_2 + \frac{C_2^2}{Z} + gZ_2 \right) \right] - \left(h_1 + \frac{C_1^2}{Z} + gZ_1 \right) - \left(h_2 + \frac{C_2^2}{Z} + gZ_2 \right) +$$

$$I = T_0(S_2 - S_1) - Q$$

$$I = T_0(\Delta S)_{\text{system}} + T_0(\Delta S)_{\text{surrounding}}$$

$$I = T_0(\Delta S)_{\text{system}} + \Delta_{\text{surrounding}}$$

ऊष्मागतिकी का तृतीय नियम—यह निरपेक्ष शून्य एण्ट्रॉपी पर आधारित है। इस नियम के अनुसार, "किसी का परम तापक्रम" पर एन्ट्रॉपी शून्य होती है। यह नियम संभव नहीं होता है।
यह नियम प्रयोगात्मक परीक्षणों पर आधारित है, इनका कोई गणितीय साक्ष्य उपलब्ध नहीं है। यह नियम तर्कपूर्ण होता

|| सारांश ||

ऊष्मागतिकी का प्रथम नियम

- इस नियम के अनुसार ऊष्मा तथा कार्य एक-दूसरे के समानुपाती होते हैं।

एन्थालपी

- किसी निकाय की कुल ऊष्मा को उसकी एन्थालपी कहते हैं।

ऊष्मागतिकी का द्वितीय नियम

- इस नियम के अनुसार, "ऐसा इंजन बनाना संभव नहीं है जो ऊष्मा सिंक से ऊष्मा स्रोत को ऊष्मा प्रदान कर सके, जब तक कि किसी बाह्य ऊर्जा का प्रयोग न किया जाए।"

ऊष्मा इंजन

- यह एक ऊष्मागतिकी निकाय है, जो चक्रीय प्रक्रम पर प्रचालित होते हुए ऊष्मा को कार्य में परिवर्तित कर सके।

$$\eta_E = \frac{T_1 - T_2}{T_1}$$

- ऊष्मा पम्प—यह एक ऊष्मागतिकी निकाय है, जो चक्रीय प्रक्रम पर प्रचालित होते हुए सिंक से स्रोत को ऊष्मा प्रदान कर सके।

$$(COP)_P = \frac{T_1}{T_1 - T_2}$$

- रेफ्रीजरेटर—इसका कार्य ऊष्मा पम्प के समान होता है, परन्तु इसका तापमान परिवेश से कम बना रहता है।

$$(COP)_R = \frac{T_1}{T_1 - T_2}$$

$$(COP)_P = (COP)_R + 1$$

- कार्नॉट इंजन—यह एक प्रतिक्रम्य चक्र पर आधारित होता है।

$$\eta_C = \frac{T_1 - T_3}{T_1}$$

- एण्ट्रॉपी—यह ऊष्मा की मात्रा का फलक होता है, जो ऊष्मा की कार्य परिवर्तन की सम्भावना को प्रदर्शित करता है। इसे S द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$dS = \frac{dQ}{T} \text{ J/K}$$

- प्रथम नियम के इंजीनियरिंग अनुप्रयोग

- टरबाइन
- पम्प
- सम्पीड़क
- बॉयलर
- संघनित्र

- (vi) वाञ्छित्र

- (vii) नॉजल

● ऊष्मागतिकी का तृतीय नियम

- यह निरपेक्ष शून्य एण्ट्रापी पर आधारित है। यह नियम संभव नहीं होता है।

हल सहित उदाहरण

■ ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम पर आधारित

उदाहरण 1. सिलेण्डर-पिस्टन व्यवस्था में, सिलेण्डर के अन्दर गैस इस प्रकार समीड़ित होती है कि समीड़ित होती है। अंत में आयतन प्रारम्भिक आयतन का आधा रह जाता है। समीड़ित के दौरान परिवेश निष्कासित ऊष्मा की मात्रा 23 है। व्यवस्था में अंतरिक ऊर्जा स्थिर मानी जाती है।

कार्य की गणना कीजिए।

हल : हम जानते हैं कि ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम से

$$Q_{l=2} = U_{l=2} + W_{l=2}$$

प्रश्नानुसार

$$\phi_{1-2} = -230 \text{ kJ}$$

$$U_{1-2} = 0$$

$$Q_{l=2} = 0 + W_{l=3}$$

$$W_{1-2} = -230 \text{ kJ}$$

(-ve चिन्ह संपीडन के -

-ve का तात्पर्य है निकाय पर कार्य किया जा रहा है।

उदाहरण 2. एक बंद चक्रीय प्रक्रम से निम्न आँकड़े प्राप्त किए गए हैं—

| प्रक्रम | Q (kJ/min) | W (kJ/min) |
|---------|--------------|--------------|
| 1-2 | 0 | -650 |
| 2-3 | 4500 | 0 |
| 3-4 | -500 | 4000 |
| 4-1 | -950 | -350 |

ज्ञात कीजिए—

- (i) क्या प्रक्रम, ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम का अनुसरण करती है?
 - (ii) नेट कार्य kW में।
 - (iii) चक्र की दशमा।

हल : (i) हम जानते हैं कि यदि प्रक्षम प्रथम नियम का अनुसरण करें तब—

$$dO_{\text{ext}} \equiv dW_{\text{ext}}$$

$$dO_{\text{net}} = O_{1-3} + O_{2-3} + O_{3-4} + O_{4-1}$$

$$\equiv (0 \pm 4500 - 550 - 950) \text{ kJ/min}$$

$$dQ_{\text{net}} = 3000 \text{ kJ/min} \quad \dots(1)$$

$$\begin{aligned} dW_{\text{net}} &= W_{1-2} + W_{2-3} + W_{3-4} + W_{4-1} \\ &= (-650 + 0 + 4000 + 350) \text{ kJ/min} \end{aligned}$$

$$dW_{\text{net}} = 3000 \text{ kJ/min} \quad \dots(2)$$

समीकरण (1) एवं समीकरण (2) से

$$dQ_{\text{net}} = dW_{\text{net}}$$

अतः प्रक्रम प्रथम नियम का अनुसरण करेगी।

$$\begin{aligned} \text{(ii)} \quad W_{\text{net}} &= 3000 \text{ kJ/min} \\ &= \frac{3000}{60} \text{ kJ/sec} \end{aligned}$$

$$W_{\text{net}} = 50 \text{ kJ/sec or } 50 \text{ kW}$$

$$\begin{aligned} \text{(iii) चक्र की दक्षता} \quad &= \frac{dW_{\text{net}}}{dQ_{\text{net}}} \\ &= \frac{3000}{3000} \end{aligned}$$

$$n = 1 \text{ या } 100\%$$

उदाहरण 3. 0.3 kg का गैस 100 KPa पर 40° C पर सिलेण्डर में संचित किया गया है। सिलेण्डर में पिस्टन की यदि कार्य 30 kJ होता है तो ऊष्मा स्थानान्तरण ज्ञात कीजिए, यदि $C_v = 0.75 \text{ kJ/kg K}$ हो।

हल : दिया है $m = 0.3 \text{ kg}$

$$T_1 = 40^\circ = 40 + 273 = 313 \text{ K}$$

$$P_1 = 100 \text{ KPa}$$

$$T_2 = 160^\circ \text{ C} = 160 + 273 = 433 \text{ K}$$

$$P_2 = 1 \text{ MPa}$$

$$W = -30 \text{ kJ}$$

(-ve संपीडन के कारण)

हम जानते हैं कि

ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम से

$$Q = \Delta U + W$$

$$Q = MC_v(T_2 - T_1) + W$$

$$\Delta U = mC_v(T_2 - T_1)$$

$$Q = 0.3 \times 0.75 (433 - 313) - 30$$

$$Q = 27 - 30$$

$$Q = -3 \text{ kJ}$$

(-ve चिन्ह यह प्रदर्शित करता है निकाय से ऊष्मा निष्कासित होती है।)

उदाहरण 4. स्थिर दाब 0.105 MPa पर गैस का सम्पीड़न बिना घर्षण के होता है। आयतन में परिवर्तन से 0.20 m^3 तक होता है। द्रव्यमान को एक मानते हुए आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ज्ञात कीजिए यदि गैस द्वारा ऊष्मा 42.5 kJ हो।

हल : दिया है, $P_1 = 0.105 \text{ MPa}$, $P_2 = 0.105 \times 10^3 \text{ kPa}$

$$V_1 = 0.4 \text{ m}^3$$

$$V_2 = 0.20 \text{ m}^3$$

$$Q = -425 \text{ kJ}$$

(-ve चिन्ह क्योंकि गैस से ऊष्मा का निष्कासन होता है)

ऊष्मागतिकी के प्रधम नियम से

$$Q = \Delta U + dW$$

$$\Delta U = Q - dW$$

$$= -42.5 - P(V_2 - V_1)$$

$$= -42.5 - 0.105(2.20 - 0.40) \times 10^3$$

$$= -42.5 + 21 \text{ kJ}$$

$$\Delta U = -21.5 \text{ kJ}$$

(-ve चिन्ह आंतरिक ऊर्जा में कमी को दर्शाता है)

उदाहरण 5. एक 1 kg का आदर्श गैस 18°C से 93°C तक गर्म किया जाता है। निम्न की गणना कीजिए-

- (i) विशिष्ट ऊष्मा स्थिर आयतन या स्थिर दाब पर
- (ii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन
- (iii) कार्य दिया है $R = 0.264 \text{ kJ/kg}^\circ\text{K}$

$$\gamma = 1.18$$

$$Q = 160 \text{ kJ}$$

$$m = 1 \text{ kg}$$

$$T_1 = 18 + 273 = 291 \text{ K}$$

$$T_2 = 93 + 273 = 366 \text{ K}$$

$$R = 0.264 \text{ kJ/kg}^\circ\text{K}$$

$$\gamma = 1.18$$

$$Q = 160 \text{ kJ}$$

(a)

$$C_p \text{ and } C_v$$

$$C_p - C_v = R$$

$$\frac{C_p}{C_v} = \gamma$$

$$C_p - C_v = 0.264$$

$$\frac{C_p}{C_v} = 1.18$$

$$C_p = 1.18 C_v$$

$$1.18 C_v - C_v = 0.264$$

$$C_v = \frac{0.264}{0.18}$$

$$C_v = 1.467 \text{ kJ/kg}^{\circ}\text{K}$$

$$C_p = 1.731 \text{ kJ/kg}^{\circ}\text{K}$$

(b) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन

$$\Delta U = m C_v (T_2 - T_1)$$

$$\Delta U = 1 \times 1.467 (366 - 291)$$

$$\Delta U = 110.025 \text{ kJ}$$

(c) कार्य dW

$$\begin{aligned} dW &= Q - \Delta U \\ &= 160 - 110.025 \\ &= 49.975 \text{ kJ} \end{aligned}$$

$$dW = 50 \text{ kJ}$$

उदाहरण 6. 0.5 kg गैस का दाब 8.8 बार से 1.1 बार तक घटता है तथा निकाय में ऊष्मा अंतरण शून्य है। निकाय का प्रारम्भिक तापमान 200°C है।

कार्य तथा आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन ज्ञात कीजिए यदि—

(2005)

$$C_p = 1.008, C_v = 0.714$$

हल : दिया है,

$$m = 0.5 \text{ kg}$$

$$P_1 = 8.8 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$P_2 = 1.1 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$T_1 = 200 + 273 = 473 \text{ K}$$

$$C_p = 1.008$$

$$C_v = 0.714$$

$$\gamma = \frac{C_p}{C_v} = \frac{1.008}{0.714} = 1.41$$

हम जानते हैं कि रुद्धोष्प्र प्रक्रम में

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$\frac{T_2}{473} = \left(\frac{1.1 \times 10^5}{8.8 \times 10^5} \right)^{\frac{1.41-1}{1.41}}$$

$$T_2 = 258.38 \text{ K}$$

(i) रुद्धोष्प्र प्रक्रम के दौरान कार्य

$$dW = \frac{mR(T_1 - T_2)}{\gamma - 1}$$

$$dW = \frac{0.5 \times (1.008 - 0.714)(473 - 258.38)}{1.41 - 1}$$

$$\therefore C_p - C_v = R$$

$$dW = 76.949 \text{ kJ}$$

(ii) आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन dU

$$dQ = dU + dW$$

$$dQ = 0$$

$$dU = -dW$$

$$dU = -76.949 \text{ kJ}$$

(-ve चिन्ह आंतरिक ऊर्जा में कमी को प्रदर्शित करता है)

उदाहरण 7. एक 2 kg का आदर्श गैस का दाब 10 बार तथा 500 K तापमान है। गैस का आयतन 0.3 m³ है प्रसारण के लिए $pV^{1.2} = C$ का अनुसरण करती है तथा आंतरिक ऊर्जा में कमी 300 kJ है। ज्ञात कीजिए—

(i) R

(ii) कार्य, यदि $\gamma = 1.4$ हो तो।

हल : दिया है,

$$m = 2 \text{ kg}$$

$$P_1 = 10 \text{ bar} = 10^6 \text{ N/m}^2$$

$$T_1 = 500 \text{ K}$$

$$V_1 = 0.3 \text{ m}^3$$

$$PV^n = C$$

$$PV^{1.2} = C$$

$$n = 1.2$$

$$\Delta U = -300 \text{ kJ} = -300 \times 10^3 \text{ J}$$

$$\gamma = 1.4$$

(i) हम जानते हैं कि

$$P_1 V_1 = m R T_1$$

$$R = \frac{P_1 V_1}{m T_1}$$

$$R = \frac{10^6 \times 0.3}{2 \times 500}$$

$$R = 300 \text{ J/kg}^\circ\text{K}$$

(ii) $dQ = dU + dW$

$$dU = -300 \text{ kJ} = -3 \times 10^5$$

$$dU = m C_v (T_2 - T_1)$$

$$-3 \times 10^5 = 2 \times 750 (T_2 - T_1)$$

$$C_v = 0.750 \text{ kJ/kg}^\circ\text{K}$$

$$C_v = 750 \text{ J/kg}^\circ\text{K}$$

$$(T_2 - T_1) = -200 \text{ K}$$

$$dQ = m C_p (T_2 - T_1)$$

$$dQ = 2 \times 1050 \times -200$$

$$dQ = -420000 \text{ J}$$

$$dQ = -420 \text{ kJ}$$

$$dQ = dU + dW$$

$$-420 = 300 + dW$$

$$dW = -420 + 300$$

$$dW = -120 \text{ kJ}$$

(-ve चिन्ह यह प्रदर्शित करता है कि निकाय पर कार्य हो रहा है)

कारनॉट चक्र पर आधारित

उदाहरण 1. एक कारनॉट-रेफ्रीजरेटर इंजन जिसका अंतिम तापमान 243 K है तथा यह 1.25 kW कार्य उत्पन्न रता है। ऊष्मा अवशोषण 210 kJ/min है। ज्ञात कीजिए

(i) COP

(ii) तापमान जिस पर ऊष्मा का निष्कासन हो।

(iii) निष्कासित ऊष्मा kJ/टन

(2003)

हल : दिया है

$$T_2 = 243 \text{ K}$$

$$W_{\text{net}} = 125 \text{ kW/ton}$$

$$Q_2 = 210 \text{ kJ/min}$$

$$Q_2 = 3.5 \text{ kW}$$

$$C_p = \frac{\gamma R}{\gamma - 1}$$

$$C_p = \frac{14 \times 300}{14 - 1}$$

$$C_p = 1050 \text{ J/kg}^\circ\text{K}$$

$$(i) (\text{COP})_R = \frac{Q_2}{W_{\text{net}}} = \frac{3.5}{125}$$

$$(\text{COP})_R = 2.8$$

(ii) T_1

हम जानते हैं कि

$$(\text{COP})_R = \frac{T_2}{T_1 - T_2}$$

$$2.8 = \frac{243}{T_1 - 243}$$

$$T_1 = 329.8^\circ \text{K}$$

(iii) ऊष्मा निष्कासन

$$Q_1 = W + Q_2$$

$$Q_1 = 12 + 3.5$$

$$Q_1 = 4.75 \text{ kW/ton}$$

उदाहरण 2. एक कारनॉट इंजन 260°C पर 0.64 kJ ऊष्मा प्रदत्त करता है। प्रति चक्र कार्य 0.27 kJ है। ज्ञात कीजिए—

(i) सिंक का तापमान जिस पर ऊष्मा का निष्कासन होता है।

(ii) इंजन की ऊष्मीय दक्षता।

हल : दिया है

$$T_1 = 260 + 273 = 533^\circ \text{K}$$

$$Q_1 = 0.64 \text{ kJ} = 640 \text{ J}$$

$$W_{\text{net}} = 0.27 \text{ kJ} = 270 \text{ J}$$

हम जानते हैं कि

$$\eta_E = \frac{W_{\text{net}}}{Q_s}$$

$$\frac{270}{640} = \frac{533 - T_2}{T_1}$$

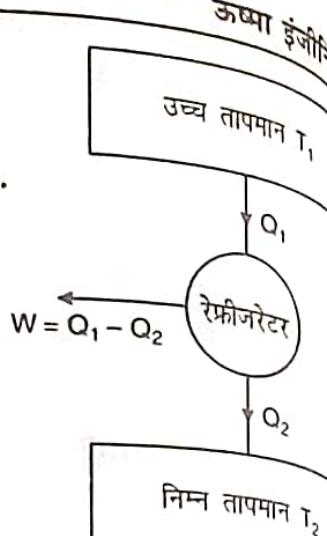
$$\frac{270}{640} = \frac{533 - T_2}{533}$$

$$T_2 = 308.14 \text{ K} \text{ या } 35.14^\circ$$

$$\eta = \frac{270}{640}$$

$$\eta = 421875\%$$

Ans.



चित्र 4.23

स्रोत T_1

कारनॉट इंजन

$W = 0$

सिंक T_2

चित्र 4.24

उदाहरण 3. एक कारनॉट इंजन 825°C से 125°C के बीच कार्य करता है। ऊष्मा अवशोषण की दर प्रति मिनट 600 kJ है। इंजन की दक्षता ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है : भण्डारण का उच्च तापमान $T_1 = 825^{\circ}\text{C} = 825 + 273 = 1098 \text{ K}$

निम्न भण्डारण का तापमान $T_2 = 125^{\circ}\text{C} = 125 + 273 = 398 \text{ K}$

$$\eta = \frac{T_1 - T_2}{T_1} = \frac{1098 - 398}{1098}$$

$$\boxed{\eta = 63.75\%}$$

उदाहरण 4. एक कारनॉट रेफ्रीजरेटर 1.3 kW शक्ति का प्रयोग कर 1 टन रेफ्रीजरेशन प्रभाव उत्पन्न करती है। इस रान तापमान -38°C है। ज्ञात कीजिए—

(a) COP

(b) उच्च भण्डारण तापमान

(c) यदि यह रेफ्रीजरेटर, ऊष्मा पम्प की तरह कार्य करे तो COP एवं ऊष्मा प्रदत्त ज्ञात कीजिए।

हल : $T_2 = -38^{\circ}\text{C} = -38 + 273 = 235 \text{ K}$

$$\text{शक्ति} = 1.3 \text{ kW} = 1.3 \text{ kJ/sec} = 1.3 \times 3600 \text{ kJ/hr}$$

$$1 \text{ टन रेफ्रीजरेशन प्रभाव} = 14000 \text{ kJ/hr}$$

$$(COP)_R = \frac{\text{प्रति घण्टे उत्पन्न रेफ्रीजरेशन प्रभाव}}{\text{कार्य प्रति घण्टे}}$$

$$(COP)_R = \frac{14000}{1.3 \times 3600}$$

$$\boxed{(COP)_R = 2.99}$$

$$(COP)_R = \frac{T_2}{T_1 - T_2}$$

$$2.99 = \frac{235}{T_1 - 235}$$

$$\boxed{T_1 = 314 \text{ K} = 41^{\circ}\text{C}}$$

जब इंजन, ऊष्मा पम्प की तरह कार्य करे तब

$$\begin{aligned} \text{ऊष्मा प्रदत्त} &= \frac{14000}{60} + 1.3 \times 3600 \\ &= 311.3 \text{ kJ/min} \end{aligned}$$

$$(COP)_P = \frac{\text{प्रदत्त ऊष्मा}}{\text{कार्य}}$$

$$(COP)_P = \frac{311.3}{1.3 \times 60}$$

$$\boxed{(COP)_P = 3.99}$$

या, हम जानते हैं कि

$$(COP)_P = 1 + (COP)_R$$

$$(COP)_P = 1 + 2.99$$

$$\boxed{(COP)_P = 3.99}$$

♦ एण्ट्रॉपी में परिवर्तन पर आधारित

उदाहरण 1. एक गैस की निश्चित मात्रा को स्थिर आयतन पर गर्म किया जा रहा है जिससे तापमान 175°C से 50°C तक हो रहा है। आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन 460 kJ हो तो एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात करें।
हल : दिया है,

$$\Delta U = 460 \text{ kJ}$$

$$T_1 = 50 + 273 = 323 \text{ K}$$

$$T_2 = 175 + 273 = 448 \text{ K}$$

स्थिर आयतन पर आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन

$$\Delta U = mC_v(T_2 - T_1)$$

$$460 = mC_v(448 - 323)$$

$$mC_v = 3.68$$

$$\text{एण्ट्रॉपी में परिवर्तन } (S_2 - S_1) = mC_v \ln\left(\frac{T_2}{T_1}\right)$$

$$S_2 - S_1 = 3.68 \times \ln\left(\frac{478}{323}\right)$$

$$S_2 - S_1 = 1.203 \text{ kJ/kg K}$$

उदाहरण 2. 1 m^3 आयतन का गैस स्थिर तापमान पर 127°C पर 2.5 bar पर 2.5 bar से 12.0 bar सम्पीड़ित किया जाता है। कार्य तथा एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात कीजिए।

$$\text{हल : स्थिर तापमान प्रक्रम पर कार्य } W_{1-2} = P_1 V_1 \log_e\left(\frac{V_2}{V_1}\right)$$

दिया है

$$P_1 = 2.5 \text{ bar} = 2.5 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$P_2 = 12.0 \text{ bar} = 12.0 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$V_1 = 1 \text{ m}^3$$

हम जानते हैं कि $P_1 V_1 = P_2 V_2$

$$\Rightarrow V_2 = \frac{P_1 V_1}{P_2} = \frac{2.5 \times 10^5 \times 1}{12.0 \times 10^5} = 0.208 \text{ m}^3$$

$$W_{1-2} = 2.5 \times 10^5 \times 1 \times \log_e\left(\frac{0.208}{1}\right) \text{ J}$$

$$= -392,554.299 \text{ J}$$

$$W_{1-2} = 392.554 \text{ kJ}$$

हम जानते हैं कि

$$P_1 V_1 = mRT_1$$

$$mR = \frac{P_1 V_1}{T_1} \quad T_1 = 127^\circ\text{C}$$

$$V = 127 + 273 = 400$$

$$mR = \frac{2.5 \times 10^5 \times 1}{400}$$

$$mR = 625 \text{ kJ/K}$$

एण्टॉपी में परिवर्तन

$$S_2 - S_1 = mR \ln\left(\frac{V_2}{V_1}\right)$$

$$S_2 - S_1 = 625 \times \ln \left(\frac{0.208}{1} \right)$$

$$S_2 - S_1 = -981.385 \text{ kJ/kg K}$$

अभ्यास |

◆ महत्वपूर्ण प्रश्न

♦ ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम पर आधारित प्रश्न

- एक चक्रीय प्रक्रम पर आधारित निकाय से निम्न आँकड़े प्राप्त किए जाते हैं—

30 kJ, -100 kJ, -35 kJ, 140 kJ

यदि आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन नगण्य हो तो कार्य की मात्रा की गणना कीजिए।

उत्तर— 35 kJ

- एक सिलेण्डर पिस्टन व्यवस्था में कार्यकारी माध्यम के रूप में वायु का प्रयोग किया जाता है। पिस्टन को गति

कारण वायु का संपीडन एवं प्रसारण इस प्रकार होता है कि—

(i) संपीडन के कारण, पिस्टन द्वारा वायु पर कार्य 10 kJ तथा ऊष्मा निष्कासन 60 kJ है।

(ii) प्रसारण के कारण कार्य 20 kJ है।

ज्ञात कीजिए—

(i) प्रति चक्र ऊष्मा अंतरण

(ii) नेट कार्य

उत्तर— 160 kJ, 100 kJ

- संपीडन स्ट्रोक के दौरान अंतर्दहन इंजन में ऊष्मा का निष्कासन 50 kJ/kg है तथा कार्य प्रदत्त 100 kJ/kg है। कीजिए कि आंतरिक ऊर्जा में बढ़ोत्तरी होगी या कमी तथा कितनी।

उत्तर—50 kJ/kg, बढ़ोत्तरी

♦ कारनॉट चक्र, ऊष्मा इंजन, ऊष्मा पम्प, रेफ्रीजरेटर पर आधारित प्रश्न

- एक कारनॉट चक्र पर आधारित रेफ्रीजरेटर की शक्ति की गणना कीजिए यदि रेफ्रीजरेटर -30°C तापमान पर 34 kW ऊष्मा निकाय को प्रदान करती है, जिसका तापमान 25°C है।

उत्तर— 78.8 kW

- एक कारनॉट इंजन 150°C से 40°C तापमान के बीच कार्य करता है। यदि इंजन 200 kJ ऊष्मा प्राप्त करता है चक्र की तापीय दक्षता, कार्य तथा निष्कासित ऊष्मा ज्ञात कीजिए।

उत्तर— 0.26, 52 kJ, 148 kJ

- एक ऊष्मा इंजन में उच्च तापमान भण्डारण जिसका तापमान 800°C है तथा सिंक का तापमान 30°C है, इंजन चलाने के लिए आवश्यक शक्ति की गणना kW में कीजिए।

उत्तर— 0.392 kW

- दो स्थिर तापमान स्रोत से प्रतिक्रम्य इंजन को 1000 K, 800 K पर क्रमशः ऊष्मा प्रदत्त की जा रही है। यदि इन ऊष्मा का निष्कासन सिंक को 310 K पर करती है तथा इंजन पर उपलब्ध कार्य 100 kW है तथा ऊष्मा निष्कासन मात्रा 60 kW है, तो प्रत्येक स्रोत को प्रदत्त ऊष्मा की मात्रा तथा इंजन की दक्षता ज्ञात कीजिए।

उत्तर— 25.8 kJ, 134.2 kJ, 62.5%

- एक कोल्ड स्टोरेज का तापमान 263 K पर नियन्त्रित किया गया है जबकि वातावरणीय तापमान 300 K है। कोल्ड स्टोरेज में ऊष्मा भार 30 kW है तथा वास्तविक COP, आदर्श COP का 60% है। कोल्ड स्टोरेज को चलाने के आवश्यक शक्ति की गणना कीजिए।

उत्तर— 7.04 W

एण्ट्रॉपी में परिवर्तन पर आधारित प्रश्न

- एक 2 kg द्रव्यमान की गैस जिसका दाब एवं आयतन 986 kW/m^2 तथा 5 m^3 क्रमशः हैं। प्रसारण के पश्चात् यदि गैस का दाब एवं आयतन 12.3 m^3 तथा 0.310 kW/m^2 हो तो गैस की एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात कीजिए। यदि $C_p = 1.005 \text{ kJ/kg K}$, $C_v = 0.715 \text{ kJ/kg K}$
उत्तर— 0.1663 kJ/kg K
- एक नियत द्रव्यमान का गैस स्थिर आयतन पर 50°C से 175°C तक गर्म किया जा रहा है। जिस कारण से आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन 460 kJ है। एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात कीजिए।
उत्तर— 1.203 kJ/kg K
- एक आदर्श गैस जिसका दाब एवं आयतन 1 bar एवं 0.9 m^3 तथा गैस के नियम का अनुसरण $PV^{1.25} = C$ के अनुसार करती है। गैस के सम्पीड़न के कारण आयतन में परिवर्तन 0.6 m^3 है। यदि $\gamma = 1.4$ एवं $R = 0.287 \text{ kJ/kg K}$ हो तो गैस का अन्तिम दाब एवं एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात कीजिए।
उत्तर— $1.66 \text{ bar}, -0.0435 \text{ kJ/kg K}$
- एक आदर्श गैस प्रतिक्रम्य समतापीय प्रक्रम से गुजर रहा है जिसकी दाब 1 bar तथा तापमान 40°C है। प्रक्रम के पश्चात् गैस का दाब 10 bar हो जाता है। एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात कीजिए यदि $R = 0.287 \text{ kJ/kg K}$ हो।
उत्तर— 0.6601 kJ/kg K

अन्य महत्वपूर्ण प्रश्न

- सिद्ध कीजिए कि आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन निकाय का गुण है।
- बहुविधि प्रक्रम किस नियम का अनुसरण करती है?
- ऊर्जा रूपान्तरण नियम को समझाइए।
- प्रतिक्रम्य एवं अप्रतिक्रम्य ऊष्मागतिकी प्रक्रमों का उल्लेख कीजिए। अप्रतिक्रम्यता के कारणों का वर्णन कीजिए।
- ऊष्मागतिकी चक्र क्या है? ऊष्मा चक्र की दक्षता की गणना किस प्रकार की जाती है?
- एण्ट्रॉपी क्या है? आदर्श गैस में एण्ट्रॉपी में परिवर्तन का समीकरण ज्ञात कीजिए।
- ऊष्मीय दक्षता तथा निष्पादन गुणांक में अंतर स्पष्ट कीजिए।
- तापमान एवं एण्ट्रॉपी आरेख से आप क्या समझते हैं?
- एण्ट्रॉपी के लक्षणों की विवेचना कीजिए।
- किसी निकाय के लिए एण्ट्रॉपी में परिवर्तन ज्ञात कीजिए यदि—
 - निकाय में प्रक्रम समदाबी हो
 - निकाय में प्रक्रम समआयतनिक हो
 - निकाय में समतापीय हो
 - निकाय में प्रक्रम रूद्धोष्प हो
 - निकाय में प्रक्रम बहुविधि हो।
- अवास्तविक मशीन प्रथम श्रेणी तथा द्वितीय श्रेणी को समझाइए।
- सिद्ध कीजिए—

$$Q = \Delta U + W$$
- कार्नॉट चक्र की अवधारणाएँ तथा दक्षता को परिभाषित कीजिए।

◆ बहुविकल्पीय प्रश्न

1. चाल्स के अनुसार—

| | |
|---|---|
| (a) $\frac{T_2}{T_1} = \frac{P_2}{P_1}$, यदि V नियत हो | (b) $\frac{T_2}{T_1} = \frac{V_2}{V_1}$, यदि P नियत हो |
| (c) $\frac{P_2}{P_1} = \frac{V_2}{V_1}$, यदि T नियत हो | (d) (a), (b) एवं (c) तीनों |
2. सामान्य गैस समीकरण—

| | | | |
|----------------|----------------|----------------|---------------------|
| (a) $PV = nRT$ | (b) $PV = mRT$ | (c) $PV^n = C$ | (d) $C_p - C_v = R$ |
|----------------|----------------|----------------|---------------------|
3. गैस नियतांक (R) होता है—

| | | | |
|-----------------------|-----------------------|-----------------|-----------------|
| (a) $\frac{C_p}{C_v}$ | (b) $\frac{C_v}{C_p}$ | (c) $C_p - C_v$ | (d) $C_p + C_v$ |
|-----------------------|-----------------------|-----------------|-----------------|
4. बंद निकाय होता है—

| | |
|--|---|
| (a) जिसमें ऊष्मागतिकी प्रक्रम होते हैं। | (b) जिसमें द्रव्यमान परिसीमा के बाहर आ जा सकता है। |
| (c) जिसमें केवल ऊर्जा परिसीमा के बाहर आ जा सकते हैं। | (d) जिसमें द्रव्यमान एवं ऊर्जा दोनों परिसीमा के आर-पार हो सकते हैं। |
5. मात्रा निरपेक्ष गुण होते हैं—

| | |
|--|---|
| (a) निकाय द्रव्यमान पर निर्भर करता है। | (b) निकाय द्रव्यमान पर निर्भर नहीं करता है। |
| (c) (a) एवं (b) दोनों | (d) (a) एवं (b) दोनों नहीं |
6. ऊष्मा एवं कार्य—

| | | | |
|---------------|------------|------------------|---------------------|
| (a) बिन्दुफलन | (b) पथ फलन | (c) निकाय का गुण | (d) मात्रा निरपेक्ष |
|---------------|------------|------------------|---------------------|
7. एक प्रतिक्रम्य बहुविधि प्रक्रम निम्न समीकरण द्वारा दर्शाया जाता है—

| | | | |
|------------------|----------------|-------------------|-----------------|
| (a) $(PV)^n = C$ | (b) $PV^n = C$ | (c) $PV^{-n} = C$ | (d) $P^n V = C$ |
|------------------|----------------|-------------------|-----------------|
8. यदि $n = 1$ हो तो, बहुविधि प्रक्रम होगा—

| | | | |
|-------------------------|---------------------------|---------------------|-----------------------|
| (a) प्रतिक्रम्य प्रक्रम | (b) मुक्त प्रसारण प्रक्रम | (c) समतापीय प्रक्रम | (d) रूद्धोष्म प्रक्रम |
|-------------------------|---------------------------|---------------------|-----------------------|
9. आदर्श गैस का रूद्धोष्म प्रक्रम निम्न समीकरण द्वारा दिया जाता है—

| | | | |
|----------------|--------------|---------------------|-------------------------|
| (a) $PV^n = C$ | (b) $PV = C$ | (c) $PV^\gamma = C$ | (d) $PV^{1/\gamma} = C$ |
|----------------|--------------|---------------------|-------------------------|
10. समतापीय प्रक्रम में आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन होता है—

| | |
|------------------|------------------------------|
| (a) बढ़ता है | (b) घटता है |
| (c) नियत रहता है | (d) व्यवहार पता नहीं लगता है |
11. तापमान के मापन के लिए प्रयुक्त नियम होता है—

| | |
|---------------------------------|------------------------------|
| (a) ऊष्मागतिकी का शून्यवां नियम | (b) ऊष्मागतिकी का प्रथम नियम |
| (c) ऊष्मागतिकी का द्वितीय नियम | (d) ऊष्मागतिकी का तृतीय नियम |
12. एण्ट्रॉपी में परिवर्तन निर्भर करता है—

| | |
|------------------------------|--------------------------|
| (a) द्रव्यमान स्थानान्तरण पर | (b) ऊष्मा स्थानान्तरण पर |
| (c) तापमान में परिवर्तन पर | (d) ऊष्मागतिकी अवस्था पर |
13. सम आयतनिक प्रक्रम होता है जिसमें—

| | |
|-------------------------------------|---------------------------|
| (a) सभी गुण नियत होते हैं | (b) मुक्त प्रसारण होता है |
| (c) ऊर्जा का रूपान्तरण नहीं होता है | (d) कार्य शून्य होता है |

14. बहुविधि गुणांक का मान होता है—

$$(a) \frac{\log\left(\frac{P_2}{P_1}\right)}{\log\left(\frac{V_1}{V_2}\right)}$$

$$(b) \frac{\log\left(\frac{P_1}{P_2}\right)}{\log\left(\frac{V_1}{V_2}\right)}$$

$$(c) \frac{\log\left(\frac{V_1}{V_2}\right)}{\log\left(\frac{P_2}{P_1}\right)}$$

$$(d) \frac{\log\left(\frac{V_2}{V_1}\right)}{\log\left(\frac{P_2}{P_1}\right)}$$

15. एक प्रतिक्रम्य रूद्धोप्प्र प्रक्रम में एण्ट्रॉपी होता है—

(a) अधिकतम

(b) न्यूनतम

(c) शून्य

(d) ऋणात्मक

16. प्रायोगिक रूप से सभी इंजीनियरिंग प्रक्रम होते हैं—

(a) क्वासी-स्टैटिक

(b) प्रतिक्रम्य

(c) अप्रतिक्रम्य

(d) ऊपरांतिकी साम्यता में

17. ऊपरांतिकी का प्रथम नियम निम्न के बीच सम्बन्ध को दर्शाता है—

(a) ऊपरा एवं कार्य

(b) ऊपरा, कार्य एवं गुण

(c) गुणों के बीच

(d) विभिन्न ऊपरांतिकी प्रक्रम

18. ऊपरांतिकी का प्रथम नियम प्रतिपादित किया गया था—

(a) जूल द्वारा

(b) कारनॉट द्वारा

(c) चाल्स द्वारा

(d) केल्विन-प्लांक द्वारा

19. रूद्धोप्प्र प्रक्रम में कार्य होता है—

$$(a) \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{1-n}$$

$$(b) \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{\gamma - 1}$$

$$(c) \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{1-\gamma}$$

$$(d) \frac{\gamma - 1}{J} (P_2 V_2 - P_1 V_1)$$

20. कारनॉट चक्र की दक्षता अधिकतम होती है—

(a) नए इंजन के लिए

(b) अप्रतिक्रम्य इंजन के लिए

(c) प्रतिक्रम्य इंजन के लिए

(d) पेट्रोल एवं डीजल इंजन के लिए

उत्तरमाला

- | | | | | | | | | | |
|---------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|
| 1. (b) | 2. (b) | 3. (c) | 4. (a) | 5. (a) | 6. (b) | 7. (b) | 8. (c) | 9. (c) | 10. (c) |
| 11. (a) | 12. (b) | 13. (d) | 14. (a) | 15. (c) | 16. (d) | 17. (d) | 18. (a) | 19. (c) | 20. (c) |



5

भाप के गुण (Properties of Steam)

□ 5.1. परिचय

प्रकृति में पाए जाने वाले द्रव्य (substance) का तापमान, दाब अलग-अलग होता है। यह द्रव्य विभिन्न कालाओं (Phases) में उपस्थित होते हैं। ऊप्पागतिकी निकाय में यह द्रव्य विभिन्न कलाओं में उपस्थित होते हैं तथा ऊप्पागतिकी प्रक्रम अधीन यह कलाएँ (Phases) परिवर्तित होती रहती हैं। ऊप्पागतिकी निकाय में प्रयुक्त द्रव्य, शुद्ध द्रव्य होता है। शुद्ध द्रव्य, पदार्थ होते हैं जो चाहे किसी भी अवस्था में हों उनकी रासायनिक संरचना (Chemical structure) समांग (Homogeneous) एवं स्थायी (Stable) होती है।

उदाहरण के लिए, पानी, वर्फ एवं भाप का मिश्रण। अधियांत्रिकी में शुद्ध द्रव्य को कार्यकारी माध्यम के रूप में प्रयोग किया जाता है।

सामान्य निकायों में कार्यकारी माध्यम के रूप में जलवाष्प एवं भाप (शुद्ध द्रव्य) का प्रयोग किया जाता है।

भाप को शुद्ध द्रव्य के रूप में वृहत्त रूप से उपयोग किया जाता है। इस अध्याय में हम भाप के निर्माण, भाप के गुण एवं विभिन्न प्रक्रमों के दौरान गुणों में में परिवर्तन का अध्ययन करते हैं।

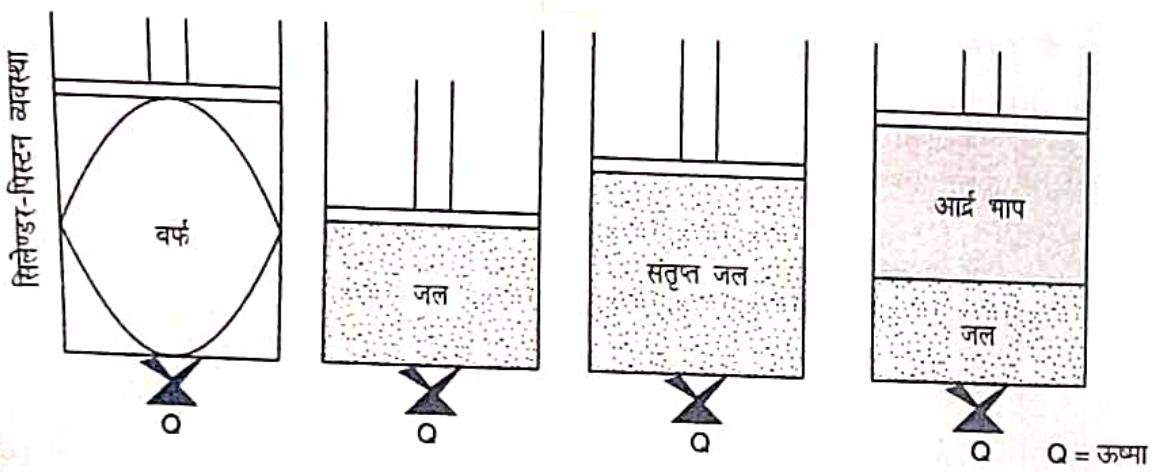
□ 5.2. भाप

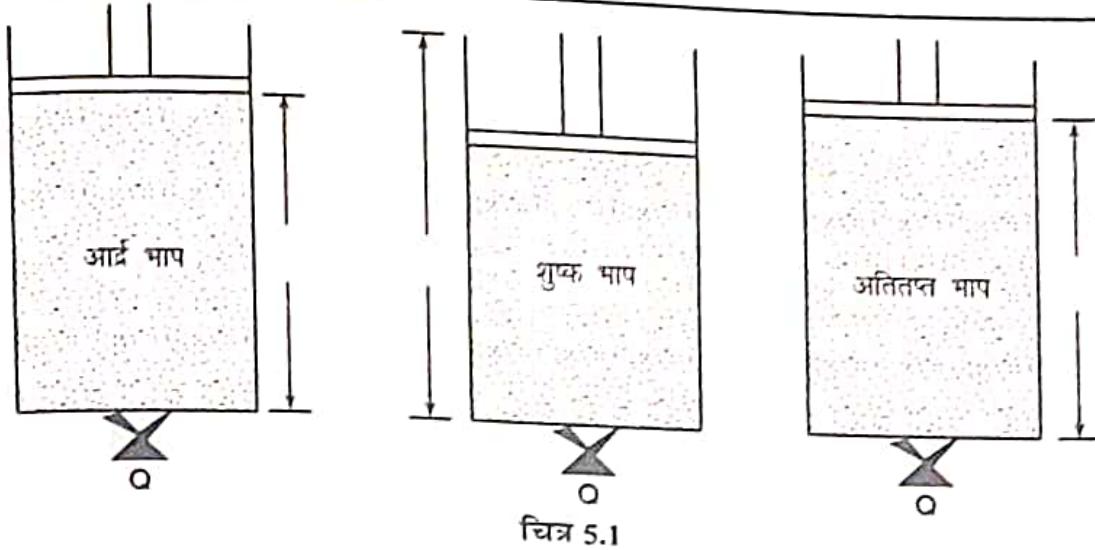
जल का गैसीय या वाष्पीय स्वरूप भाप कहलाता है। भाप का निर्माण जल की अवस्था परिवर्तन से होता है और ऊप्पागतिकी में ऊर्जा रूपान्तरण का प्रमुख कार्यकारी माध्यम है।

हम जानते हैं कि जल तीन अवस्थाओं में उपस्थित होता है—

- (i) ठोस
- (ii) जल (द्रव)
- (iii) गैस (वाष्प)

जल की गैसीय अवस्था अर्थात् वाप का निर्माण एवं गुणों में होने वाले परिवर्तन का व्यवस्थित आरेख निम्नालिङ्ग है—



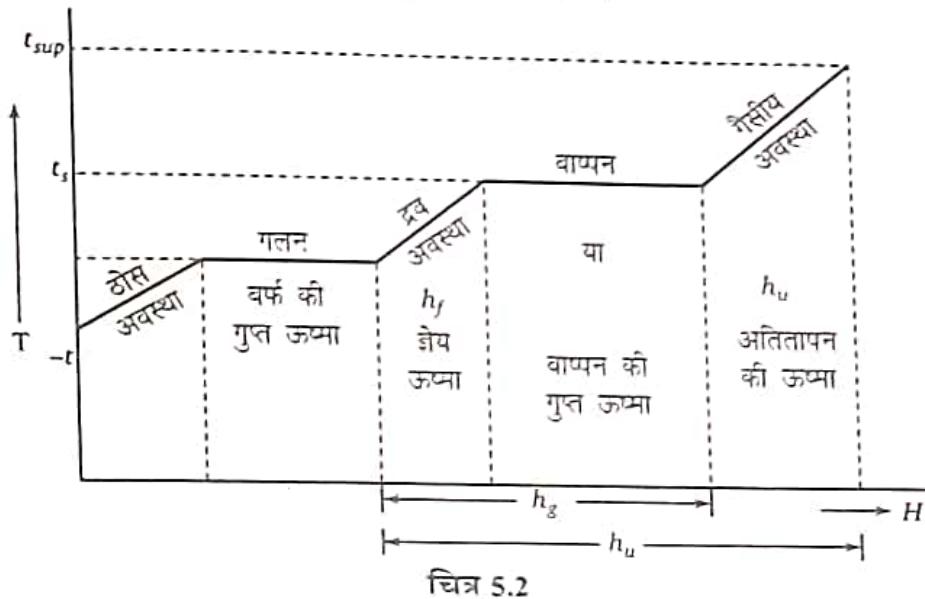


5.3. वाष्प निर्माण में प्रयुक्त चरण

स्थिर दाब पर जल को गर्म करके अतितप्त भाप में परिवर्तित करने की प्रक्रिया को उपरोक्त चित्र में दिखाया गया है। यह बनने की प्रक्रिया का तापमान एन्यालपी आरेख (T-H diagram) निम्न है—

भाप बनने की प्रक्रिया के दौरान विभिन्न चरण निम्नलिखित हैं—

चरण P-Q—इस चरण के दौरान स्थिर दाब पर किसी निश्चित द्रव्यमान के वर्फ को ऊष्मा प्रदान की जाती है, सके कारण वर्फ की अवस्था परिवर्तित (ठोस से द्रव) होने लगती है।



चरण Q-R—इस चरण के दौरान ऊष्मा को वढ़ोत्तरी के कारण सम्पूर्ण वर्फ जल में परिवर्तित हो जाता है। चरण के दौरान प्रदान की दी ऊष्मा को वर्फ से गुप्त ऊष्मा (Latent heat of ice) कहते हैं।

चरण R-S—सतत ऊष्मा के प्रवाह के कारण जल के तापमान में वृद्धि होने लगती है। इस चरण के दौरान दाब को संतुप्त दाब कहते हैं। इस चरण के दौरान वाष्पन 1.01325 वार या 760 mm Hg पर होता है। चूँकि इस चरण के दौरान दाब में वृद्धि होने लगती है, जिससे संतुप्त तापमान भी वढ़ने लगता है।

चरण के दौरान प्रदान की गई ऊष्मा को ज्ञेय ऊष्मा (Sensible heat) या संतुप्त जल की एन्यालपी या जल की कुल ऊष्मा कहते हैं। चरण के दौरान आयतन में भी वृद्धि होती है। जल के इस आयतन को संतुप्त जल का विशिष्ट आयतन कहते हैं।

प्रक्रम S – T—विन्दु S के पश्चात्, जब ऊष्मा को और बढ़ाया जाता है तब जल का वाष्पन होने लगता है, वाष्पन पश्चात् जल, वाष्प में परिवर्तित होने लगता है।

चरण के दौरान तापमान नियत बना रहता है। प्रारम्भ में जो वाष्प बनता है उसमें जल के कण भी विद्यमान रहते हैं वाष्प को आर्द्धवाष्प या आर्द्ध भाप (Wet steam) कहा जाता है। चरण के प्रारम्भ में प्रदान की गई ऊष्मा को आर्द्ध वाष्प एन्थालपी कहते हैं तथा आयतन को आर्द्ध भाप का विशिष्ट आयतन (Specific volume of wet steam), V_{wet} कहते हैं।

ऊष्मा की और बढ़ोत्तरी के कारण आर्द्ध भाप में विद्यमान जल के कणों का भी वाष्पन होने लगता है। विन्दु T पर भाप में विद्यमान सभी जल के कण का वाष्पन हो जाता है। इस विन्दु पर बने भाप को शुष्क एवं संतृप्त भाप (Dry saturated steam) कहते हैं। इस विन्दु पर भाप के आयतन को शुष्क एवं संतृप्त भाप का विशिष्ट आयतन कहते हैं। चरण दौरान प्रदान की गई ऊष्मा को वाष्पन की गुप्त ऊष्मा (Latent heat of vaporization) कहते हैं। चरण के दौरान तापमान भाप का शुष्क तापमान कहते हैं। इस चरण के दौरान भाप, गैस के नियम का अनुसरण नहीं करती है।

चरण T – U—जब हम शुष्क एवं संतृप्त भाप को और ऊष्मा प्रदान करें तो उसका संतृप्त तापमान भी बढ़ने लगता है। इस प्रक्रम को अतितापन कहते हैं तथा प्रक्रम के दौरान बनी भाप को अतितप्त भाप कहते हैं। इस चरण के दौरान प्रदान की गई ऊष्मा को अतितप्त ऊष्मा या अतितापन की ऊष्मा कहते हैं। चरण के दौरान तापमान को अतितप्त कोटि (Degree of superheat) कहते हैं। भाप के आयतन को अतितप्त भाप का विशिष्ट आयतन कहते हैं। इस चरण में भाप, गैस के नियम का अनुसरण करती है अर्थात् गैस बॉयल एवं चाल्स दोनों के नियम का पालन करती है।

□ 5.4. भाप की अवस्था

जल से भाप निर्माण के दौरान भाप तीन अवस्थाओं में पाया जाता है, जो निम्नलिखित हैं—

- (i) आर्द्ध भाप (Wet steam)
- (ii) शुष्क एवं संतृप्त भाप (Dry and saturated steam)
- (iii) अतितप्त भाप (Superheated steam)

(i) **आर्द्ध ताप**—भाप का वह रूप जिसमें जल के कण भी विद्यमान रहते हैं, आर्द्ध भाप कहलाती है।

या

जब हम जल को ऊष्मा प्रदान करते हैं, तब जल का संतृप्त तापमान बढ़ने लगता है तथा जल का वाष्पन प्रारम्भ जाता है और ऊष्मा प्रदान करने पर जल दो अवस्थाओं जल एवं वाष्प में परिवर्तित हो जाता है। इस भाप को आर्द्ध भाप या भाप कहा जाता है। इसे द्वि-अवस्था भाप भी कहा जाता है।

(ii) **शुष्क एवं संतृप्त भाप**—भाप का वह रूप जिसमें एक भी जल के कण विद्यमान नहीं होते हैं, शुष्क एवं संतृप्त भाप कहलाती है। विन्दु T पर (आरेख T – H में) हमें शुष्क एवं संतृप्त भाप प्राप्त होती है। शुष्क एवं संतृप्त भाप एक अवस्था में पाई जाती है।

(iii) **अतितप्त भाप**—जब शुष्क एवं संतृप्त भाप को स्थिर दाव पर और गर्म किया जाता है तब भाप का संतृप्त तापमान बढ़ने लगता है तथा भाप एक आदर्श गैस की तरह व्यवहार करने लगती है। इस भाप को अतितप्त भाप कहते हैं।

□ 5.5. भाप के गुण

वह ऊष्मागतिकी गुण जो भाप के लक्षण को प्रदर्शित करते हैं, भाप के गुण कहलाते हैं। विभिन्न गुण निम्नलिखित हैं—

- | | |
|------------------|-------------------------|
| (i) विशिष्ट आयतन | (ii) तापमान |
| (iii) दाव | (iv) एन्थालपी |
| (v) एण्ट्रॉफी | (vi) आंतरिक ऊर्जा, आदि। |

यदि किसी ऊर्ध्वागतिकी निकाय में कार्यकारी माध्यम के रूप में भाष का प्रयोग किया जा रहा है, तो उपरोक्त गुणों की जानकारी के बिना, निकाय को परिभाषित करना संभव नहीं होता है।

(i) विशिष्ट आयतन—भाष के आयतन तथा भाष के द्रव्यमान के अनुपात को भाष का विशिष्ट आयतन कहते हैं। इसका मात्रक m^3/kg है।

आर्द्र भाष का विशिष्ट आयतन

$$\text{आर्द्र भाष का द्रव्यमान} = 1 \text{ kg}$$

$$\text{आर्द्र भाष की गुणवत्ता} = x = \text{शुष्कता भिन्नता}$$

$$\text{आर्द्र भाष में जल कणों की मात्रा} = (1-x)$$

$$\boxed{\text{आर्द्र भाष का विशिष्ट आयतन} = xV_g + (1-x)V_f}$$

$$\text{जहाँ } V_g = \text{शुष्क वाष्प का विशिष्ट आयतन}$$

$$V_f = \text{शुष्क जल कणों का विशिष्ट आयतन}$$

यदि V_f की मात्रा बहुत कम हो तो

$$\boxed{V_{wet} = xV_g \text{ } m^3/kg}$$

• शुष्क भाष का विशिष्ट आयतन—

हम जानते हैं कि शुष्क भाष कणों में एक भी जल के कण विद्यमान नहीं होते हैं अर्थात्

$$x = 1, \text{ तब}$$

$$\boxed{V_{dry} = V_g \text{ } (m^3/kg)}$$

• अतितप्त भाष

हम जानते हैं कि अतितप्त भाष आदर्श गैस की तरह व्यवहार करती है।

$$\frac{V_g}{T_g} = \frac{V_{sup}}{T_{sup}}$$

$$\boxed{V_{sup} = V_g \times \frac{T_{sup}}{T_g} \text{ } m^3/kg}$$

$$\text{जहाँ } V_g = \text{शुष्क वाष्प का विशिष्ट आयतन}$$

$$V_{sup} = \text{अतितप्त वाष्प का विशिष्ट आयतन}$$

$$T_{sup} = \text{अतितप्त तापमान}$$

$$T_g = \text{संतुप्त तापमान}$$

(ii) एन्थालपी (H), kJ/kg —यह किसी निश्चित द्रव्यमान जल को दी गई ऊर्ध्वा की मात्रा होती है जिससे वह वाष्प में परिवर्तित हो जाए। जल से वाष्प परिवर्तन के लिए दी गई ऊर्ध्वा को दो भागों में विभाजित किया गया है—

(a) ज्ञेय ऊर्ध्वा—किसी निश्चित द्रव्यमान जल का तापमान $0^\circ C$ से बढ़ाकर संतुप्त जल तापमान में परिवर्तित करने के लिए आवश्यक ऊर्ध्वा की मात्रा को ज्ञेय ऊर्ध्वा कहते हैं। इसे ' h ' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है। h का मान दाव बढ़ने से बढ़ता है।

(b) गुप्त ऊर्ध्वा—किसी निश्चित द्रव्यमान के संतुप्त जल का तापमान बढ़ाकर संतुप्त भाष में परिवर्तित करने के लिए आवश्यक ऊर्ध्वा की मात्रा को गुप्त ऊर्ध्वा कहते हैं। इसे ' $/$ ' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

दाव का मान बढ़ने पर ' $/$ ' का मान कम होता है।

चरम दाब (Critical pressure) पर 'l' का मान शून्य होता है।
किसी भाप की एन्थालपी उसकी ज्ञेय ऊष्मा (Sensible heat) तथा गुप्त ऊष्मा का योग होता है। एन्थालपी द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

आद्रे भाप की एन्थालपी

$$H = h + l, \text{ kJ/kg}$$

शुष्क भाप की एन्थालपी

$$H_w = h + xl, \text{ kJ/kg}$$

x = शुष्कता भिन्नता

अतितप्त भाप की एन्थालपी

$$H_D = h + l, \text{ kJ/kg}$$

$$H_S = h + l + C_p (T_{\text{sup}} - T_{\text{sat}}), \text{ kJ/kg}$$

$$H_S = h_D + C_P (T_{\text{sup}} - T_{\text{sat}}), \text{ kJ/kg}$$

$$C_p = \text{स्थिर दाब पर विशिष्ट ऊष्मा} \\ = 1.167 - 2.5 \text{ kJ/kg K}$$

T_{sup} = अतितप्त भाप का तापमान

T_{sat} = संतृप्त भाप का तापमान

(iii) भाप द्वारा किया गया कार्य (N-m) —

हम जानते हैं कि

या

कार्य = बल \times विस्थापन (यान्त्रिकी में)

कार्य = दाब \times आयतन में परिवर्तन (ऊष्मागतिकी में)

आद्रे भाप द्वारा किया गया कार्य

$$P \times (x.V_g - V_w) \times 10^5 \text{ N-m}$$

V_g = शुष्क भाप का विशिष्ट आयतन

V_w = जल का आयतन

0.1 kg जल का आयतन = 0.001 m³/kg जल का विशिष्ट आयतन

शुष्क भाप द्वारा किया गया कार्य

$$P \times (V_g - V_w) \times 10^5 \text{ N-m}$$

अतितप्त भाप द्वारा किया गया कार्य

$$P \times (V_{\text{sup}} - V_g) \times 10^5 \text{ N-m}$$

V_{sup} = अतितप्त भाप का विशिष्ट आयतन

(iv) भाप की आंतरिक ऊर्जा, kJ/kg

आंतरिक ऊर्जा की गणना हम ऊष्मागतिकी के प्रथम नियम से करते हैं।

$$dU = H - dW, \text{ kJ/kg}$$

भाप के गुण

जहाँ

आर्द्र भाप की आंतरिक ऊर्जा

$dU = \text{आंतरिक ऊर्जा में परिवर्तन}$

$H = \text{एन्थालपी}$

$dW = \text{कार्य}$

शुष्क वाष्प की आंतरिक ऊर्जा

$$U = (H)_{\text{wet}} - (dW)_{\text{wet}} \text{ kJ/kg}$$

अतितप्त भाप की आंतरिक ऊर्जा

$$U = (H)_{\text{dry}} - (dW)_{\text{dry}} \text{ kJ/kg}$$

उपर्युक्त भाप की आंतरिक ऊर्जा

$$U = (H)_{\text{sup}} - (dW)_{\text{sup}} \text{ kJ/kg}$$

5.6. कुछ प्रमुख परिभाषाएँ

(i) **शुष्कता भिन्नता**—यह आर्द्र भाप की गुणवत्ता का मापन होता है। इसे 'x' द्वारा प्रदर्शित करते हैं। यह शुष्क भाप के द्रव्यमान तथा कुल आर्द्र भाप के द्रव्यमान का अनुपात होता है।

$$x = \frac{m_g}{m_g + m_f}$$

जहाँ m_g = शुष्क वाष्प का द्रव्यमान

m_f = जल वाष्प का द्रव्यमान

(ii) **भाप की गुणवत्ता** (Quality of steam)—इसके द्वारा शुष्कता भिन्नता को प्रतिशत में व्यक्त किया जाता है। इसे $x\%$ द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

(iii) **आर्द्रता भिन्नता** (Wetness fraction)—यह भी आर्द्र भाप की गुणवत्ता का मापन होता है। इसे $(1-x)$ द्वारा प्रदर्शित करते हैं। यह जल वाष्प कणों के द्रव्यमान तथा कुल आर्द्र वाष्प के द्रव्यमान का अनुपात होता है।

$$1-x = \frac{m_f}{m_g - m_f}$$

(iv) **प्राइमिंग** (Priming)—यह आर्द्रता भिन्नता को प्रतिशत में व्यक्त करता है। $(1-x)\%$

$$\text{Quality} + \text{Priming} = 100\%$$

(v) **संतुप्त तापमान** (Saturation temperature)—वह तापमान जिस पर जल अपनी अवस्था परिवर्तित कर वाष्प में बदलता है, संतुप्त तापमान कहलाता है। इसे T_{sat} द्वारा प्रदर्शित करते हैं। इसका मात्रक $^{\circ}\text{C}$ या K होता है। मानक संतुप्त तापमान $= 99.6^{\circ}\text{C}$

या

जब हम जल को ऊर्ध्वा प्रदान करते हैं तो उसका तापमान 0°C से बढ़ने लगता है। जब तापमान 99.6°C पर पहुँचता है तो जल की अवस्था परिवर्तित होकर भाप में बदल जाती है। इस तापमान को संतुप्त तापमान कहते हैं।

(vi) **भाप की एन्ट्रापी**

हम जानते हैं कि

$$dS = \frac{dQ}{T} \quad \text{or} \quad \frac{CdT}{T}$$

$$\int_0^S dS = C \int_{273}^{T_g} \frac{dT}{T}$$

$$\Delta S = C \ln \left(\frac{T_g}{273} \right)$$

$$\Delta S = 2.303C \log_{10} \left(\frac{T_g}{273} \right)$$

जहाँ C = जल की विशिष्ट ऊष्मा

T_g = तापन के बाद का तापमान
आर्द्ध भाप की एण्ट्रापी

$$S_{\text{well}} = S_f + x S_{fg} = C_p \ln \frac{T_g}{273} + x \frac{h_{fg}}{T_g}$$

शुष्क एवं संतृप्त भाप की एण्ट्रापी

$$S_g = S_f + S_{fg} = C_p \ln \frac{T_g}{273} + \frac{h_{fg}}{T_g}$$

अतितृप्त भाप की एण्ट्रापी

$$S_s = S_g + C_p \ln \left(\frac{T_{\text{sup}}}{T_g} \right)$$

जहाँ

S = एण्ट्रापी (kJ/kg K)

S_f = संतृप्त जल की एण्ट्रापी P दब पर (kJ/kg K)

S_{fg} = भाप की एण्ट्रापी P दब पर (kJ/kg K)

S_g = संतृप्त भाप की एण्ट्रापी P दब पर (kJ/kg K)

C_p = विशिष्ट ऊष्मा स्थिर दब पर, (kJ/kg K)

T_{sup} = अतितृप्त तापमान ($^{\circ}\text{C}$ or K)

T_{sat} = संतृप्त तापमान ($^{\circ}\text{C}$ or K)

□ 5.7. भाप सारणी एवं उसके अनुप्रयोग

भाप के विभिन्न ऊष्मागतिकी गुणों जैसे विशिष्ट आयतन, ऊष्मा (ज्ञेय ऊष्मा, गुप्त ऊष्मा, कुल ऊष्मा), आंखर्जा, संतृप्त तापमान, एण्ट्रापी का क्रमबद्ध सारणीय (Tabular) प्रदर्शन, भाप सारणी कहलाता है। भाप सारणी में विशिष्ट तापमान नियत मान जाता है। यह सारणी द्रव्यमान को एक मानते हुए बनाया गया है।

भाप सारणी को निम्न आधार पर बनाया गया है—

- (i) दब पर आधार पर
- (ii) तापमान के आधार पर

यह सारणी विभिन्न अभियान्त्रिकी अनुप्रयोगों में प्रयोग की जाती है।

(i) दब पर आधार पर भाप सारणी—इसे हम संतृप्त जल-वाष्प दब सारणी कहते हैं। इस सारणी में प्रथम दब में दब होता है जिसका मान 0.667 kPa चरम दब 22.03 MPa तक होता है।

सारणी के दूसरे कॉलम में दब के परिणामस्वरूप संतृप्त तापमान का मान $^{\circ}\text{C}$ में होता है।

सारणी के अगले कॉलम में विशिष्ट आयतन का मान होता है। संतृप्त जल के विशिष्ट आयतन को V_f तथा वाष्प के विशिष्ट आयतन को V_g द्वारा प्रदर्शित किया गया है। सारणी के अगले कॉलम में विशिष्ट एन्थालपी होती है। जल की एन्थालपी को h_f से (जिसे हम ज्ञेय ऊष्मा कहते हैं) वाष्प की एन्थालपी को h_{fg} से (जिसे हम गुप्त ऊष्मा कहते हैं) तथा शुष्क एवं संतृप्त वाष्प की एन्थालपी को h_g (जिसे हम कुल ऊष्मा या कुल एन्थालपी कहते हैं) से प्रदर्शित करते हैं।

सारणी के अगले कॉलम में विशिष्ट एण्ट्रापी का मान होता है। संतृप्त जल की विशिष्ट एण्ट्रापी को S_f द्वारा, वाष्प की विशिष्ट एण्ट्रापी को S_{fg} द्वारा तथा शुष्क एवं संतृप्त भाप की विशिष्ट एण्ट्रापी को S_g द्वारा प्रदर्शित करते हैं।
सारणी का क्रमबद्ध आरेख का उदाहरण निम्न है—

| पार्ब बर | तापमान $t^{\circ}\text{C}$ | विशिष्ट आयतन (m^3/kg) | | विशिष्ट एन्थालपी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एण्ट्रापी (kJ/kg K) | | |
|-------------|-------------------------------|---|--------|--------------------------|----------|--------|-----------------------------|----------|-------|
| | | V_f | V_g | h_f | h_{fg} | h_g | S_f | S_{fg} | S_g |
| 06113 | 0.01 | 0.0010002 | 206.14 | 0.01 | 2501.3 | 2501.4 | 0.000 | 9.156 | 9.156 |
| 010 | 7.0 | 0.0010000 | 129.21 | 29.3 | 2484.9 | 2514.2 | 0.106 | 8.870 | 8.976 |
| 105 | 13.0 | 0.0010007 | 87.98 | 54.7 | 2470.6 | 2525.3 | 0.196 | 8.632 | 8.828 |
| 020 | 17.0 | 0.0010001 | 67.00 | 73.5 | 2460.0 | 2533.5 | 0.261 | 8.463 | 8.724 |
| 025 | 21.1 | 0.0010002 | 54.25 | 88.5 | 2451.6 | 2540.1 | 0.312 | 8.331 | 8.643 |
| 030 | 24.1 | 0.0010003 | 45.67 | 101.0 | 2444.5 | 2545.5 | 0.355 | 8.223 | 8.578 |
| 035 | 26.7 | 0.0010003 | 39.50 | 111.9 | 2438.5 | 2550.3 | 0.391 | 8.132 | 8.523 |

तापमान के आधार पर

इस सारणी में प्रथम कॉलम में तापमान होता है, जिसका मान 0°C से 374.15°C (क्रान्तिक तापमान) तक होता है। सारणी के अगले कॉलम में तापमान के परिणामस्वरूप दाव का मान होता है। सारणी के अगले कॉलम में विशिष्ट आयतन का मान होता है। संतृप्त जल के विशिष्ट आयतन को V_f तथा संतृप्त वाष्प के विशिष्ट आयतन को V_g द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

सारणी के अगले कॉलम में विशिष्ट एन्थालपी होती है। संतृप्त जल की एन्थालपी को h_f से (जिसे हम ज्ञेय ऊष्मा हैं), वाष्प की एन्थालपी को h_{fg} से (जिसे हम गुप्त ऊष्मा कहते हैं) तथा शुष्क एवं संतृप्त वाष्प की एन्थालपी को जिसे कुल ऊष्मा या कुल एन्थालपी कहते हैं) से प्रदर्शित करते हैं।

सारणी के अगले कॉलम में विशिष्ट एण्ट्रापी का मान होता है। संतृप्त जल की विशिष्ट एण्ट्रापी को S_f द्वारा वाष्प की विशिष्ट एण्ट्रापी को S_{fg} द्वारा तथा शुष्क एवं संतृप्त भाप की विशिष्ट एण्ट्रापी को S_g द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

सारणी का क्रमबद्ध आरेख का उदाहरण निम्न है—

| पार्ब बर | तापमान P | विशिष्ट आयतन (m^3/kg) | | विशिष्ट एन्थालपी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एण्ट्रापी (kJ/kg K) | | |
|-------------|---------------|--|-------|--------------------------|--------|----------|-----------------------------|--------|----------|
| | | P | V_f | V_g | h_f | h_{fg} | h_g | S_f | S_{fg} |
| 1 | 0.0061 | 0.0010002 | 206.3 | -0.02 | 2501.4 | 2501.4 | -0.0001 | 9.1566 | 9.1565 |
| | 0.0061 | 0.0010002 | 206.3 | 0.01 | 2501.3 | 2501.3 | 0.0000 | 9.156 | 9.156 |
| | 0.0065 | 0.0010002 | 192.6 | 4.2 | 2499.0 | 2502.2 | 0.015 | 9.115 | 9.130 |
| | 0.0070 | 0.0010001 | 179.9 | 8.4 | 2496.7 | 2505.0 | 0.031 | 9.73 | 9.104 |
| | 0.0076 | 0.0010001 | 168.1 | 12.6 | 2494.3 | 2506.9 | 0.046 | 9.032 | 9.077 |
| | 0.0081 | 0.0010001 | 157.2 | 16.8 | 2491.9 | 2508.7 | 0.061 | 8.990 | 9.051 |
| | 0.0087 | 0.0010001 | 147.1 | 21.0 | 2489.6 | 2510.6 | 0.076 | 8.950 | 9.026 |

भाप सारणी का प्रयोग विभिन्न अभियान्त्रिकी समस्याओं को सुलझाने के लिए प्रयोग किया जाता है। सम्पूर्ण भाष्पी पुस्तक के अंत में लगाई गई है।

108

□ 5.8. भाप की विभिन्न अवस्थाओं का H-S आरेख पर निरूपण

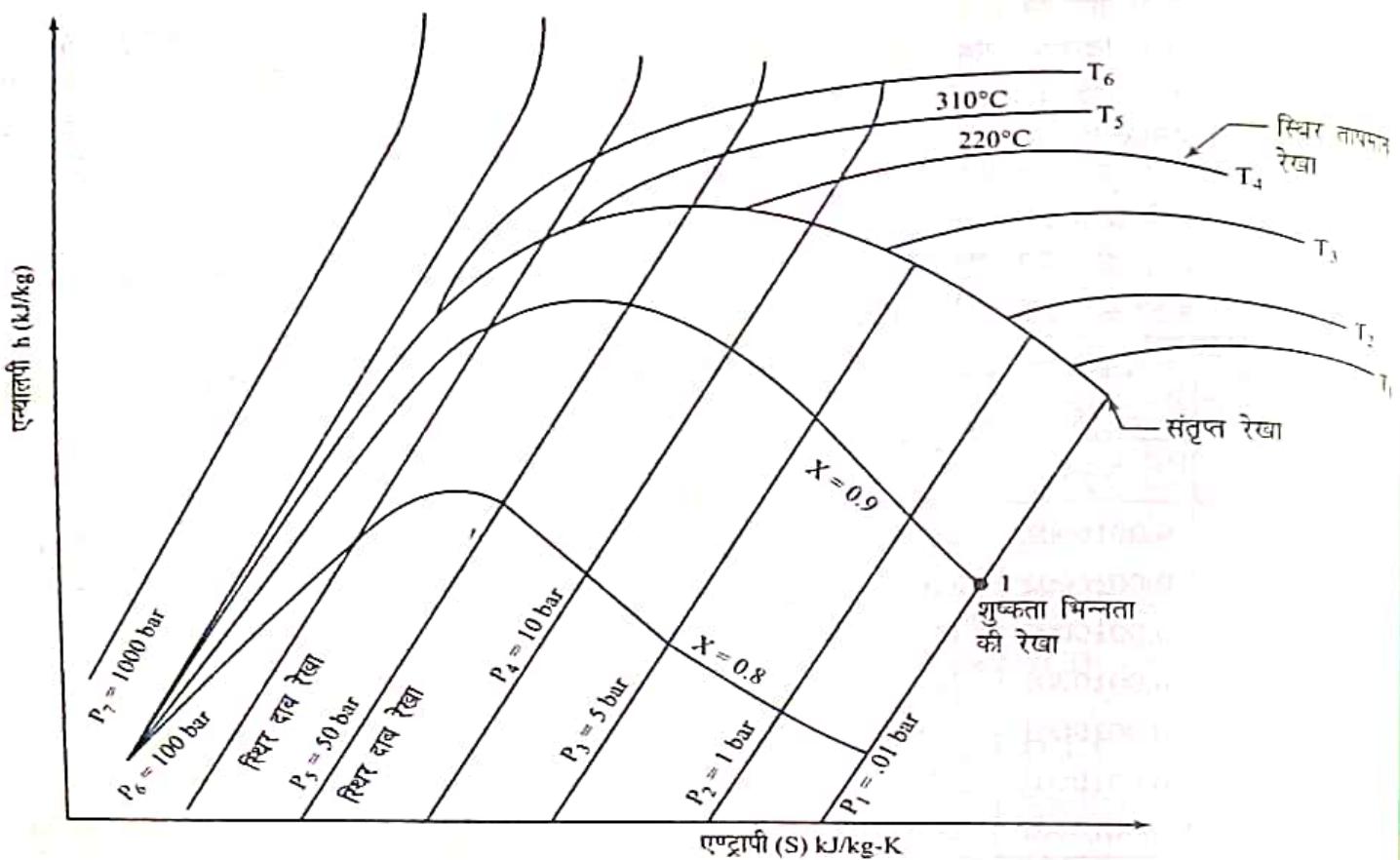
भाप की विभिन्न अवस्थाएँ हैं—

- आर्द्र भाप
- शुष्क एवं संतुप्त भाप
- अतितुप्त भाप

भाप की इन अवस्थाओं को विभिन्न आरेख पर निरूपण का मुख्य उद्देश्य भाप के गुणों को सीधे रूप में ज्ञात करना होता है।

एन्यालपी-एन्ट्रापी आरेख (*H-S* आरेख) या मोलियर आरेख—1904ई० में डॉ० मोलियर द्वारा भाप को जप्पा (एन्यालपी) तथा एन्ट्रापी के बीच आरेख खीचा गया था जिसे हम एन्यालपी-एन्ट्रापी आरेख (*H-S* आरेख) मोलियर आरेख कहते हैं। इसमें x -अक्ष पर एन्ट्रापी तथा y -अक्ष पर एन्यालपी को दर्शाया जाता है। आरेख में तापमान, शुष्कता भिन्नता का मान विभिन्न रेखाओं द्वारा प्रदर्शित किया जाता है। आरेख में कार्य की गणना सीधे रेखाओं की लम्बाई से ज्ञात करते हैं जबकि *T-S* आरेख में क्षेत्रफल द्वारा ज्ञात करते हैं।

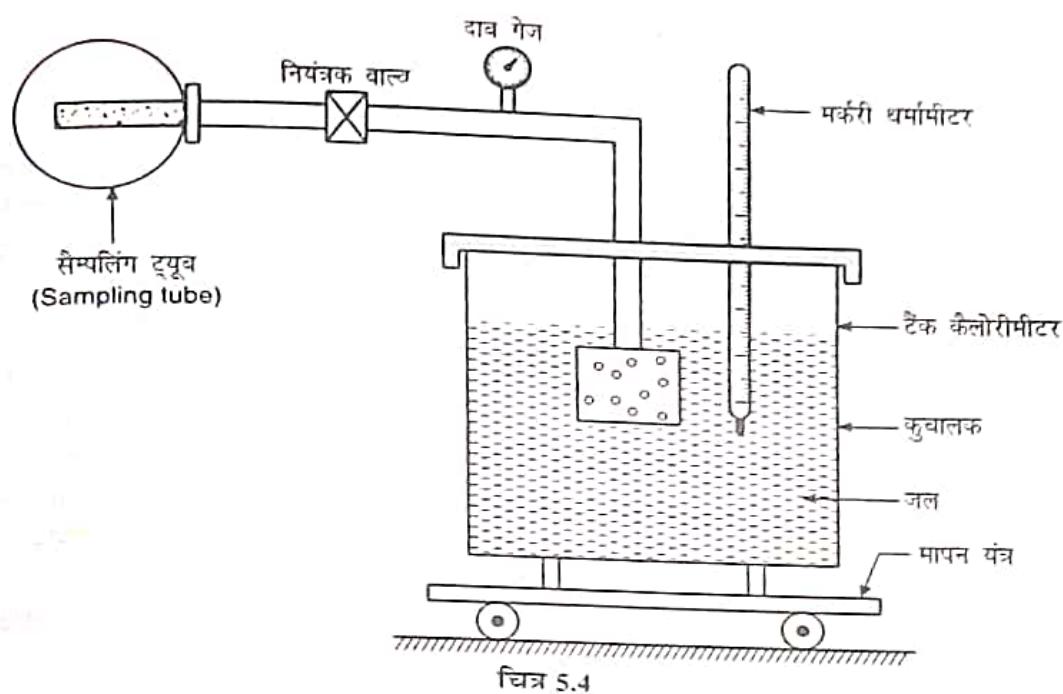
H-S आरेख निम्न है—



■ भाप की शुष्कता भिन्नता की गणना करना (Determination of Dryness Fraction of Steam)

भाप की शुष्कता भिन्नता की गणना हम कैलोरीमीटर की सहायता से करते हैं।
मुख्य निम्न प्रकार के कैलोरीमीटर प्रयोग किए जाते हैं—

- (i) टैंक या बकेट कैलोरीमीटर (Tank or Bucket Calorimeter)
- (ii) थ्राटलिंग कैलोरीमीटर (Throttling Calorimeter)
- (iii) थ्राटलिंग या अलगाव कैलोरीमीटर (Throttling or Separating Calorimeter)
- (iv) टैंक या बकेट कैलोरीमीटर (Tank or Bucket Calorimeter)—कैलोरीमीटर का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



इस विधि में ज्ञात द्रव्यमान के भाप को ज्ञात द्रव्यमान के जल से गुजारा जाता है तथा भाप पूर्णतः संघनित्र हो जाती है। “उपरोक्त प्रक्रम से भाप द्वारा निष्कासित ऊप्ता का मान जल द्वारा ग्रहण ऊप्ता के मान के वरावर होता है।”

■ क्रियाविधि

भाप को सैम्पलिंग ट्यूब की सहायता से बकेट कैलोरीमीटर में भेजते हैं जिसमें ज्ञात द्रव्यमान का जल भरा होता है। कैलोरीमीटर का भार भाप के मिश्रण से पूर्ण तथा मिश्रण के बाद तौलकर ज्ञात कर लिया जाता है। तापमान तथा दाब का मापन थर्मोमीटर एवं दाब गेज की सहायता से मिश्रण से पूर्ण तथा मिश्रण के बाद कर लिया जाता है।

परिभाषा के अनुसार,

$$\begin{aligned}
 & m_s [x h_{fg} + C_{pw}(t_s - t_{cws})] = (t_{cws} - t_{cw})(m_w c_{pw} + m_c c_{pc}) \\
 \text{जहाँ} \quad & m_s = (m_{cws} - m_{cw}) = \text{कैलोरीमीटर से संघनित्र भाप का द्रव्यमान (kg में)} \\
 & m_{cws} = \text{कैलोरीमीटर, जल तथा संघनित्र भाप का द्रव्यमान (kg में)} \\
 & m_{cw} = \text{कैलोरीमीटर एवं जल का द्रव्यमान (kg में)} \\
 & x = \text{शुष्कता भिन्नता}
 \end{aligned}$$

h_{fg} = भाप की गुप्त ऊप्पा

C_{pw} = जल की विशिष्ट ऊप्पा

t_s = संतृप्त तापमान (भाप का)

p_s = भाप का दाब (गेज का)

p_a = वातावरणीय दाब

t_{cws} = भाप के मिश्रण के पश्चात् कैलोरीमीटर एवं जल का तापमान

t_{cw} = भाप के मिश्रण से पूर्ण कैलोरीमीटर एवं जल का तापमान

$m_w = (m_{cw} - m_c) =$ जल का द्रव्यमान

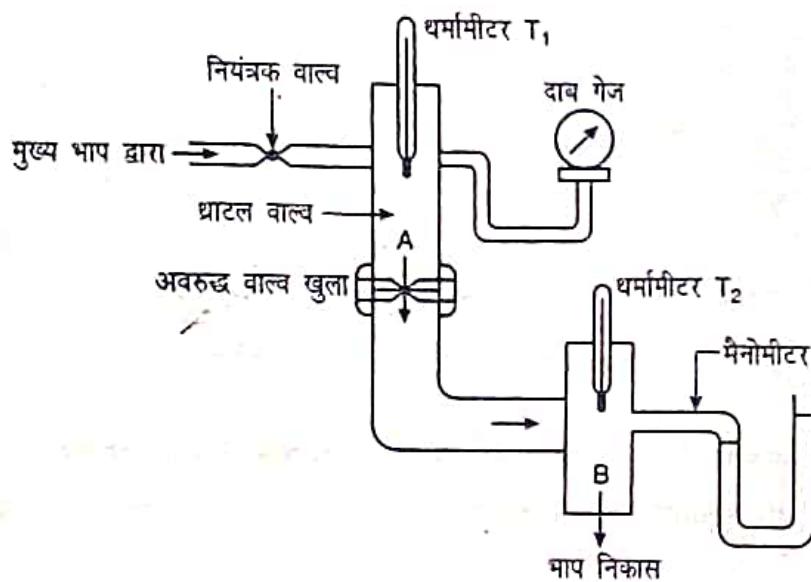
m_c = कैलोरीमीटर का द्रव्यमान

C_{pc} = कैलोरीमीटर की विशिष्ट ऊप्पा

$m_c C_{pc}$ = जल समतुल्यांक कैलोरीमीटर का।

उपरोक्त समीकरण के द्वारा हम शुष्कता भित्रता का मान ज्ञात कर सकते हैं।

(ii) थ्रॉटलिंग कैलोरीमीटर (Throttling Calorimeter)—उपरोक्त आरेख से हम देखते हैं कि भाप पुराने से नियन्त्रक वाल्व की सहायता से कैलोरीमीटर में प्रवेश करती है। भाप के दाब एवं तापमान की गणना धर्मांक दाब गेज की सहायता से करते हैं। भाप को सर्वप्रथम थ्रॉटल वाल्व की सहायता से अवरुद्ध वाल्व में भेजते हैं एवं दाब मापन धर्मांक एवं मैनोमीटर की सहायता से किया जाता है।



चित्र 5.5

हम जानते हैं कि थ्रॉटलिंग प्रक्रम में एन्थालपी नियत रहती है।

इसलिए थ्रॉटलिंग से पूर्ण एन्थालपी (P_1 दाब पर) = थ्रॉटलिंग के बाद एन्थालपी (P_2 दाब पर)

$$h_{f_1} = x h_{fg_1} = h_{g_2} + C_p (t_{sup} - t_2)$$

जहाँ

T_2 = संतृप्त तापमान P_2 दाब पर

h_{f_1} = जल की ज्येय ऊप्पा P_1 दाब पर

x = शुष्कता भित्रता

h_{fg_1} = भाप की गुप्त ऊप्पा P_1 पर

h_{g_2} = शुष्क वाष्प की कुल ऊप्पा P_2 पर

C_p = विशिष्ट ऊर्ध्वा स्थिर दब पर

t_{sup} = थ्राटलिंग से पूर्व अतितप तापमान P_2 पर

Table : 1 भाप की विभिन्न अवस्थाओं के लिए भाप के गुण

| भाप की विभिन्न अवस्थाएँ | विशिष्ट आयतन (m^3/kg) 'V' | कार्य (N-m) | आंतरिक ऊर्जा (kJ/kg) 'U' | एन्थालपी (kJ/kg) 'H' | एण्ट्रापी (kJ/kg K) 'S' |
|-------------------------|--|---|---|---|--|
| आर्द्र भाप | $V = xV_g + (1-x)V_f$ $V = xV_g$ | $= P \times (xV_g - V_w) \times 10^5$ | $= (h_w + xh_g) - PxV_g$ | $H = h + xl$ | $C \ln \frac{T_g}{273} + \frac{xhf_g}{T_g}$ |
| शुष्क एवं संतृप्त भाप | $V = V_g$ | $= P \times (V_g - V_w) \times 10^5$ | $= hg - PV_g$ | $H_{dry} = h + l$ | $C \ln \frac{T_g}{273} + \frac{hf_g}{T_g}$ |
| अतितप भाप | $V = V_g \times \frac{T_{sup}}{T_{sat}}$ | $= P \times (V_{sup} - V_w) \times 10^5$ $= h_{sup} - PV_{sup}$ $= h_{sup} - P \times V_g \times \frac{T_{sup}}{T_{sat}}$ | $= h_{sup} - P(V_g - V_w)$ $[C_p = 1.67 \text{ to } 1.67 \text{ to } 2.5]$ | $H = H_{dry} + C_p (T_{sup} - T_{sat})$ | $S_g + C_p \ln \left(\frac{T_{sup}}{T_g} \right)$ |

|| सारांश ||

- भाप-जल की गैसीय अवस्था को भाप कहते हैं।
- भाप तीन अवस्थाओं में पाई जाती है—
 - आर्द्र भाप—भाप का वह रूप जिसमें जल के कण भी विद्यमान होते हैं, आर्द्र भाप कहलाती है।
 - शुष्क एवं संतृप्त भाप—भाप का वह रूप जिसमें जल के कण विद्यमान नहीं होते हैं, शुष्क एवं संतृप्त भाप कहलाते हैं।
 - अतितप भाप—संतृप्त तापमान के ऊपर, बनी भाप को अतितप भाप कहते हैं।
- विशिष्ट आयतन—भाप के आयतन तथा द्रव्यमान के अनुपात को विशिष्ट आयतन कहते हैं।
- एन्थालपी—यह ज्ञेय ऊर्ध्वा तथा गुप्त ऊर्ध्वा का योग होता है। इसे कुल ऊर्ध्वा भी कहते हैं।
- शुष्कता भिन्नता—यह शुष्क वाष्प का द्रव्यमान तथा कुल आर्द्र भाप के द्रव्यमान का अनुपात होता है।
- संतृप्त तापमान—यह वह तापमान होता है जिस पर जल अपनी अवस्था परिवर्तन कर वाष्प में परिवर्तित हो जाता है।
- एण्ट्रापी—यह $dS = \frac{dQ}{T}$ होता है।
- भाप सारणी—यह भाप के विभिन्न गुणों का सारणी आरेख होता है।
- मोलियर चार्ट—यह भाप के विभिन्न गुणों का ग्राफोंय आरेख होता है।

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. शुष्कता भिन्नता की गणना कीजिए यदि भाप का द्रव्यमान 4.7 kg कुल ऊर्ध्वा 11000 kJ तथा दब 5 bar हो। (2004)

हल : दिया है,

$$m = 4.7 \text{ kg}$$

$$\text{कुल ऊर्ध्वा} = 11000 \text{ kJ}$$

$$\text{कुल ऊर्ध्वा/kg} = \frac{11000}{7.7} \text{ kJ/kg}$$

$$H_w = 2340.42 \text{ kJ/kg}$$

पांच वर्षों के लिए दृष्टि है-

$$H = 600 \times 1.075$$

$$H = 645.5 \text{ kN}$$

इस अनुमति की तरीफ़-

$$H_0 = 64.5$$

$$= 2300 \times 1.075 = 6507.5 \text{ kN} (2300 \times 64.5)$$

$H_0 = 64.5$

उदाहरण 1. एवं आवश्यक उत्तराधिकारी 450 ही नियमीय वापरात्मक दृष्टि द्वारा + 20% तक 1.075 के साथ दृष्टि की उत्तराधिकारी बर्तीकरण की गई-

(a) शुरूआतीय विस्तार $\alpha = 0.50$

इस अवधि पर्याप्त नहीं होती।

इसलिए दिया गया है,

$$\alpha = 1.00$$

$$F = 1.00$$

$$P = 1.00 \text{ kN}$$

1.0 नियम दृष्टि द्वारा

$$F_{\text{min}} = 146.12 \text{ kN}$$

$$F = 146.12 \times 1.075$$

$$F = 2050.12 \text{ kN}$$

$$\alpha = 0.50$$

$$H_0 = 64.5$$

$$H_0 = 716.1 \times 0.50 = 3580.12$$

$H_0 = 3580.12 \text{ kN}$

(b) अब अब शुरूआतीय

$$\alpha = 1$$

$$H_0 = 64.5$$

$$H_0 = 716.1 \times 2050.12$$

$H_0 = 716.2243 \text{ kN}$

उदाहरण 3. एक इंजिन वापरात्मक में 95%, शीर्षतम वापर विकार दृष्टि पर दृष्टि की गयी है। याकूब विस्तार में शापु उत्तराधिकारी दृष्टि 16.75 kN/kg है। इंजिन के अंत में वापर के शुरूआतीय विस्तार दृष्टि हाल हीमें।

इसलिए दिया गया है

$$F = 1.0 \text{ kN}$$

$$\alpha_1 = 0.50$$

$$\Delta H = 16.75 \text{ kN/kg} \quad (\text{शुरूआतीय})$$

प्र० १५ विश्व का सबसे ज्यादा उत्पादनी है

$$G = 305 \times 10^6 \text{ t}$$

$$F = 1.303 \times 10^6 \text{ N}$$

$$H_f = 3.4 \text{ J/g}$$

$$H_i = 282 \times 10^6 \text{ J/t}$$

$$H_f = 254.7 \times 10^6 \text{ J/t}$$

$$H_i = H_f - Q_f$$

$$H_f = 1.303 \times 10^6 - 16.7 \text{ J/g}$$

$$H_f = 1.286 \times 10^6 \text{ J/t}$$

हालांकि कुप्रकृति के स्थिरिकी की ओर इस प्राकृतिक विषयता H_f है तो

$$H_f = 3.4 \text{ J/g}$$

$$1.286 \times 10^6 = 282 \times 10^6 - 278.6 \times 10^6$$

$\Rightarrow H_f = 9.1 \text{ MJ/t}$

उत्तरांक 4. 1 kg अलिंगन धारा को दाढ़ देखे समानांग 0.5 kg/m वाले इन्होंने 10°C के घास की वृक्षांशकी वज़ा अवधारणा (100%) की बातें।

सहित 15 लिटर दूषित धारा

$$T_i = 10^\circ\text{C}, \quad \tau_f = 0.1333 \text{ m}^3/\text{kg}, \quad h_f = 40.5 \text{ kJ/kg}$$

$$h_{fg} = 2487 \text{ kJ/kg} \quad h_f = 2781 \text{ kJ/kg} \quad C_p = 4.19 \times 10^3 \text{ J/K}$$

इस इच्छा जानते हैं कि अलिंगन धारा को उत्पादनी

$$H_{\text{sup}} = h + \bar{v} \cdot (T_f - T_{\text{sup}}) - \bar{T}_{\text{sup}}$$

$$H_{\text{sup}} = H + C_p(T_f - T_{\text{sup}}) - \bar{T}_{\text{sup}}$$

$$H_{\text{sup}} = 2781 + 0.1333 \times (2487) \quad [\quad H = h_f + \bar{v}_f \cdot \bar{T}_{\text{sup}} = h_{\text{sup}} \quad]$$

$\Rightarrow H_{\text{sup}} = 3417.33 \text{ kJ/kg}$

$$\dot{V}_{\text{sup}} = \dot{V}_i + \frac{\dot{V}_{\text{sup}}}{\dot{V}_{\text{sup}}}$$

$$\dot{V}_{\text{sup}} = 0.0111 \times \frac{150}{1286}$$

$\Rightarrow \dot{V}_{\text{sup}} = 1.244 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{kg}$

उत्तरांक 5. विश्व परिविधितिथोर्म धारा के गुण बताएं।

- (i) जल धारा को दाढ़ 5 bar तथा ठंडांशकी 10°C की बातें हो।
- (ii) जल धारा को दाढ़ 5 bar तथा तापमात्रा 150°C हो।
- (iii) जल धारा को दाढ़ 10 bar तथा विशिष्ट आपेक्षन $0.18 \text{ m}^3/\text{kg}$ हो।

हल : दिया है—

(i) जब $P = 5 \text{ bar}$, $H = 2700 \text{ kJ/kg}$

5 bar दाब भाप सारणी से

$$h = 639.9 \text{ kJ/kg}$$

$$l = 2107.5 \text{ kJ/kg}$$

हम जानते हैं कि

$$H = h + xl$$

$$2700 = 639.9 + x \times 2107.5$$

$$x = 0.997$$

(ii) जब $P = 5 \text{ bar}$, $t = 180^\circ \text{C}$

भाप सारणी से 5 bar दाब पर

$$T = 151.8^\circ \text{C}$$

हम देखते हैं कि $t = 180^\circ$ दिया है, अतः हम देखते हैं कि

$T = 151.8^\circ \text{C}$ संतुष्ट तापमान है।

$$\text{अतितप्त कोटि} = t_{\text{sup}} - t_{\text{sat}}$$

$$= 180^\circ - 151.8^\circ$$

$$\boxed{\text{अतितप्त कोटि} = 28.2^\circ}$$

(iii) जब $P = 10 \text{ bar}$ तथा $V = 0.18 \text{ m}^3/\text{kg}$

हम जानते हैं कि

$$V = V_w + x V_g$$

$$V_w = 0.001 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$V_g = 0.194 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$0.18 = 0.001 + x \times 0.194$$

$$\boxed{x = 0.922}$$

(भाप सारणी)

उदाहरण 6. एक पात्र जिसका आयतन 0.6 m^3 है तथा द्रव्यमान 3.0 kg है। पात्र में जल वाष्प भरा है जिसका दाब 0.5 MPa है। ज्ञात कीजिए—

(a) द्रव का द्रव्यमान एवं आयतन

(b) वाष्प का द्रव्यमान एवं आयतन।

हल : दिया है

$$V = 0.6 \text{ m}^3 \text{ (पात्र का आयतन)}$$

$$m = 3.0 \text{ kg} \text{ (जल वाष्प का द्रव्यमान)}$$

$$P = 0.5 \text{ MPa} = 5 \text{ bar}$$

$$\text{विशिष्ट आयतन } v = \frac{V}{M} = \frac{0.6}{3} \text{ m}^3/\text{kg}$$

भाप सारणी से 5 bar दाव पर

$$v = 0.2 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$V_g = 0.375 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$V_f = 0.00109 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$V_{fg} = V_g - V_f$$

$$V_{fg} = 0.375 - 0.00109 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$V_{fg} = 0.37391 \text{ m}^3/\text{kg}$$

हम जानते हैं कि

$$V = x \cdot V_g + (1-x) V_f$$

$$0.2 = 0.375 - (1-x) 0.00109$$

$$x = 0.535$$

(a) द्रव का द्रव्यमान एवं आयतन

$$\begin{aligned} M_{\text{द्रव}} &= m(1-x) \\ &= 3.0(1-0.535) \end{aligned}$$

$$M_{\text{द्रव}} = 1395 \text{ kg}$$

$$\text{द्रव का आयतन} = M_{\text{liq}} \times V_f$$

$$\left[\because V_f = \frac{V_{\text{liq}}}{M_{\text{liq}}} \right]$$

$$\text{द्रव का आयतन} = 1404 \times 0.00109 \text{ m}^3$$

$$\boxed{\text{द्रव का आयतन} = 0.00153 \text{ m}^3}$$

(b) वाष्प का द्रव्यमान एवं आयतन

$$M_{\text{वाष्प}} = mx$$

$$M_{\text{वाष्प}} = 3.0 \times 0.535$$

$$\boxed{M_{\text{वाष्प}} = 1.605 \text{ kg}}$$

$$V_{\text{वाष्प}} = M_{\text{vap}} \times V_g \text{ m}^3$$

$$V_{\text{वाष्प}} = 1.605 \times 0.375 \text{ m}^3$$

$$\boxed{V_{\text{वाष्प}} = 0.602 \text{ m}^3}$$

|| अभ्यास ||

♦ महत्वपूर्ण प्रश्न

- संतुष्टि कोटि को परिभाषित कीजिए। (2003)
- शुष्कता भिन्नता की गणना कीजिए यदि भाप का द्रव्यमान 4.7 kg, कुल ऊर्ध्वा 11000 kJ तथा दाव 5 bar हो। (2004)
- शुष्क भाप के लाभ बताइए। (2004)
- यदि भाप का द्रव्यमान 1 kg हो तथा तापमान एवं दाव 7.25°C तथा 7.8 bar क्रमशः हो तो कुल ऊर्ध्वा की गणना कीजिए। यदि—

116

- (a) शुष्कता भिन्नता $x = 0.88$
 (b) यदि भाप शुष्क हो।
 5. स्थिर दाब पर भाप निर्माण के विभिन्न चरणों तथा प्रक्रम को समझाइए। तापमान-एन्थालपी आरेख भी खोचिए। (2005)
 (c) आर्द्र भाप का विशिष्ट आयतन
 (d) कायं (2007)
6. निम्न को परिभासित कीजिए—
 (a) गुप्त ऊप्ता (b) अतितप्त भाप के लाभ (c) आर्द्र भाप का विशिष्ट आयतन (d) कायं (2008)
 (e) अतितप्त भाप के लाभ (2008)
7. निम्न को समझाइए—
 (a) स्थिर दाब पर भाप का निर्माण (b) मोलियर चार्ट एवं उसके अनुप्रयोग (c) एन्थालपी (2008)
8. निम्न को परिभासित कीजिए—
 (a) आर्द्र भाप (b) संतृप्त भाप (c) अतितप्त भाप (d) शुष्कता भिन्नता (e) एन्थालपी (2008)
9. $T-S$ आरेख पर विभिन्न गुणों पर दाब के प्रभाव को समझाइए—
 (a) वाष्पन की कुल ऊप्ता पर
 (b) संतृप्त तापमान पर
 (c) शुष्क एवं संतृप्त भाप की कुल ऊप्ता पर (2011)
10. बर्फ से अतितप्त भाप बनने में प्रयुक्त विधियों का स्थिर दाब पर उल्लेख कीजिए। (2012)
11. एक इंजन बायलर से 99% संतृप्त वाष्प स्थिर दाब पर प्राप्त करता है। पाइप लाइन में भाप प्रवाह के दौरान हाँ
 16.75 kJ/kg है। इंजन के अंत में पाइप में शुष्कता भिन्नता तथा भाप का तापमान ज्ञात कीजिए। (2012)
12. अतितप्त भाप के प्रजनन का उल्लेख कीजिए। विशिष्ट आयतन तथा एन्थालपी के बीच सम्बन्ध ज्ञात कीजिए। (2013)
14. 1 kg अतितप्त भाप का दाब एवं तापमान 15 bar एवं 250°C है। भाप की एन्थालपी तथा आयतन ज्ञात कीजिए। (2013)

यदि 15 bar दाब पर—

$$t_s = 198.3^\circ\text{C}$$

$$v_g = 0.1317 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$h_f = 845 \text{ kJ/kg}$$

$$h_{fg} = 1947 \text{ kJ/kg}$$

$$h_g = 2792 \text{ kJ/kg}$$

$$C_p = 0.5 \text{ kJ/kg K}$$

♦ सैद्धान्तिक प्रश्न

1. एक प्राथमिक चालक 21 bar दाब एवं 300°C पर भाप प्राप्त करता है तथा 0.1 वार एवं 0.9 शुष्कता भिन्नता पर भाप को निष्कासित करता है। एन्थालपी में कमी ज्ञात कीजिए। यदि $C_p = 2 \text{ kJ/kg K}$ हो।
 उत्तर— 623.19 kJ/kg
2. एक पात्र जिसको क्षमता 0.05 m^3 है, द्रव एवं शुष्क वाष्प का मिश्रण पात्र में भरा है जिसका तापमान 245°C है। यदि पात्र में 10 kg द्रव हो तो निम्न की गणना कीजिए—
 (a) दाब (b) द्रव्यमान (c) विशिष्ट आयतन (d) विशिष्ट एन्थालपी
 (e) विशिष्ट एण्ट्रापी (f) विशिष्ट आंतरिक ऊर्जा

उत्तर— (a) 36.5 bar (b) 10.688 kg, (c) 0.004654 m³, (d) 1172.7 kJ/kg, (e) 2.9623 kJ/kg K, (f) 1155.78 kJ/kg

◆ अन्य महत्वपूर्ण प्रश्न

- निम्न को परिभाषित कीजिए—
(a) भाप की गुणवत्ता (b) आर्द्रता गुणांक (c) संतृप्त तापमान (d) अतितृप्त तापमान
 - ज़ेय ऊप्पा, गुप्पा ऊप्पा एवं अतितृप्त ऊप्पा को परिभाषित कीजिए।
 - भाप सारणी को किस प्रकार वर्गीकृत करते हैं?
 - भाप के विभिन्न गुणों को लिखिए।
 - एन्थालपी-एण्ट्रापी आरेख को समझाइए।
 - निम्न आरेख को बनाइए—
(a) $P - V$ (b) $T - S$ (c) $H - S$

◆ बहुविकल्पीय प्रश्न

१. वाप्सी की अतितापन ऊष्मा होती है—

$$(a) \ h_{\text{sup}} = h_f + h_{fg}$$

$$(b) \quad h_{\text{sup}} = h + l + C_p (T_{\text{sup}} - T_{\text{sat}})$$

$$(c) \quad h_{\text{sup}} = h_f + xh_{fg} + C_p \log_e \frac{T_g}{273}$$

$$(d) \quad h_{\text{sup}} = h_f + h_{fg} + C_p \log_e \frac{T_{\text{sup}}}{T_{\text{sat}}}$$

118

2. मोलियर त्वारेख खोचा गया है—
 (a) दाब एवं आवश्यक के बीच
 (c) एण्डोपी एवं तापमान के बीच
3. जल को $(^{\circ}\text{C})$ से गम्भीरता पर विशिष्ट असर—
 (a) पहले बढ़ता है किंतु घटता है
 (c) सदैग बढ़ता है
4. गुप्त ऊर्ध्व होता है—
 (a) $h_{fg} = \frac{Pv_g}{J}$ (b) $h_{app} = \frac{Pv_f}{J}$ (c) $h_g = \frac{Pv_f}{J}$ (d) $h_{fg} + \frac{Ov_g}{J}$
5. कौन-सी धाप रैम के नियम का अनुसरण करती है?
 (a) आद्र धाप (b) गुप्त एवं मंत्रधाप (c) अतितेज धाप (d) इसमें से यादी
6. 1 kg जल की एण्डोपी होती है—
 (a) $C_p \log_e \left(\frac{T}{273} \right)$ (b) $C_p \log_{10} \frac{T}{273}$ (c) $C_p \log_e \frac{T_2}{T_1}$ (d) $C_p \log_e \frac{T_2}{273}$
7. अद्र धाप की एण्डोपी होती है—
 (a) $S_f + \frac{h_{fg}}{T_f}$
 (c) $S_f + \frac{h_{fg}}{T_s}$
8. क्रान्तिक विन्दु पर वाष्पन की गुप्त ऊर्ध्व होती है—
 (a) गृह्य से कम
 (c) गृह्य से ज्यादा
9. दाब बढ़ने के साथ—
 (a) गुप्त एवं मंत्रधाप की एन्डोपी बढ़ती है
 (c) गुप्त एवं मंत्रधाप की एन्डोपी नियत रहती है
10. शुष्कता फिल्टर होती है—
 (a) $x = \frac{m_i}{m_f + m_w}$
 (c) $x = \frac{m_i}{m_w}$
11. क्रान्तिक विन्दु पर P एवं t का मान होता है—
 (a) $P = 374.15 \text{ bar}, t = 221.2^{\circ}\text{C}$
 (c) $P = 221.2 \text{ bar}, t = 374.15^{\circ}\text{C}$
- (b) एन्डोपी एवं एण्डोपी के बीच
 (d) तापमान एवं एन्डोपी के बीच
- (b) यहले घटता है किंतु बढ़ता है
 (d) सदैग घटता है
- (b) $S_f + x \frac{h_{fg}}{T_s}$
 (d) $S_f + C_p \log_e \frac{T_{app}}{T_{sat}}$
- (b) शून्य के बराबर
 (d) इनमें से कोई नहीं
- (b) गुप्त एवं मंत्रधाप की एन्डोपी घटती है
 (d) सभी
- (b) $x = m_g$
 (d) $x = \frac{m_{dry\ stream}}{m_{dry\ stream} + m_{water\ vapour}}$
- (b) $P = 374.15 \text{ bar}, t = 221.2 \text{ K}$
 (d) $P = 221.2 \text{ bar}, t = 100^{\circ}\text{C}$

उत्तरमाला

1. (b) 2. (d) 3. (b) 4. (a) 5. (c) 6. (a) 7. (b) 8. (b) 9. (b) 10. (d)
 11. (c)

6

भाप जनित्र या बॉयलर (Steam Generator)

6.1. प्रस्तावना

पिछले अध्याय में हमने भाप, भाप निर्माण, भाप के गुण तथा भाप के प्रयोग का अध्ययन किया। इस अध्याय में हम भाप निर्माण के लिए प्रयुक्त युक्ति (उपकरण) का अध्ययन करेंगे। इस अध्याय में हम बॉयलर, बॉयलर की संरचना, बॉयलर के गुण, बॉयलर उपस्थाधन, बॉयलर प्रतीप्रयोगक आदि का अध्ययन करेंगे। इस अध्याय में बॉयलर दस्ता, बॉयलर निष्पादन आदि भी जात करेंगे।

हम जानते हैं कि भाप, तापीय रूप से संयन्त्र या वाष्प रूप से संयन्त्र में कार्यकारी प्राप्तवय के रूप में प्रयोग की जाती है। भाप को कार्यकारी प्राप्तवय के रूप में प्रयोग इसलिए किया जाता है क्योंकि जल ज्वालानी में उपनष्ट होता है एवं सम्भा होता है। इस की मुख्यता के लिए जल का उत्तमाधीनी आमानी में हो जाता है। इस अध्याय में उपरोक्त का अध्ययन करेंगे।

6.2. भाप जनित्र या बॉयलर

बॉयलर या भाप जनित्र एक ऐसा बद पात्र है, जिसका उपयोग वाष्प उत्पादन के लिए किया जाता है, परन्तु सभी बद पात्रों को बॉयलर की सज्जा नहीं दी जा सकती है।

अतः बॉयलर एक 1962 के अनुसार, 'एक ऐसा बद पात्र जिसकी क्षमता 10 ग्रैमेन में अधिक होती है तथा जिसका उपयोग स्वच्छतापूर्वक वाष्प उत्पादन के लिए किया जाता हो, बॉयलर कहलाता है।'

ए०एस०एम०ई० (अमेरिकन सोसाइटी ऑफ रीक्निकल इंजीनियर) के अनुसार बॉयलर को निम्न प्रकार से परिभाषित किया गया है—

"एक ऐसा उपकरण जो जल (द्राक्षीय अवस्था) से वाष्प (गैसीय अवस्था) बनाने में सक्षम हो बॉयलर कहलाता है।" वाष्प निर्माण के लिए ऊर्जा की मात्रा को भट्टी के द्वारा प्रदान किया जाता है।

6.3. बॉयलर के मुख्य अवयव

एक भाप जनित्र मुख्य रूप से निम्न अंगों के समावेश से बनता है—

- | | | | |
|------------------------|----------------|-----------------------|----------------------|
| (i) बॉयलर खोल | (ii) दहन भट्टी | (iii) जालिका | (iv) घट्टी |
| (v) चढ़नार एवं उपस्थान | (vi) भरण पम्प | (vii) निम्नी तथा पंचे | (viii) टायब एवं हेडर |
| (ix) तापक सतह | | | |

(i) **बॉयलर खोल** (Boiler Shell)—बेसनाकार आकृति वाला भाग होता है जो इस्पात प्लेटों को मोड़कर बनाया जाता है, ऊपरी तथा निचले गिरों को प्लेटों द्वारा जोड़ दिया जाता है। आवश्यकतानुसार छिद्रों के लिए स्थान बने होते हैं।

(ii) **दहन घट्टी** (Combustion Chamber)—खोल का निचला भाग होता है जिससे ऊर्जीय ऊर्जा प्राप्त होती है। यह ऊर्जीय ऊर्जा जल से वाष्प बनाने के लिए प्रयोग की जाती है।

(iii) जाली (Grate)—ठोस ईंधन दहन के लिए प्रयोग किया जाता है। यह ढलवाँ लोहे का बार की आकृति होता है जिसमें छिद्रों का प्रयोग किया जाता है। जाली के ऊपर ठोस ईंधन (कोयला) को रखा जाता है। छिद्र दहन के लिए आपूर्ति करते हैं तथा दहन के पश्चात् बचे अवशेष को छानकर बाहर निकालने में सहायक होते हैं।

(iv) भट्टी (Furnace)—इसे फायर-वॉर्क्स भी कहते हैं। जाली के ऊपर तथा बॉयलर खोल के नीचे का भौमिका है। दहन कक्ष तथा जाली दोनों भट्टी के अन्दर आते हैं।

(v) चढ़नार एवं उपसाधन (Mounting and Accessories)—बॉयलर के वे अंग जो बॉयलर के सुरक्षित पानी में सहायक होते हैं, चढ़नार कहलाते हैं। उदाहरणार्थ—दाब गेज, सुरक्षा वाल्व, जल-तल सूचक, रोक वाल्व, फीडचैक निकास टोटी, गलन-प्लग, प्रवेश छिद्र आदि।

बॉयलर के वे अंग जो बॉयलर की दक्षता वृद्धि में सहायक होते हैं, उपसाधन कहलाते हैं। उदाहरणार्थ—जल युक्ति, भरण-जल तापक, अतितापक, मितोपयोजक, वायु-पूर्वतापक, वायु सम्परण युक्ति आदि।

(vi) भरण पम्प (Feed Pump)—बॉयलर का वह अंग जो जल स्रोतों से जल को भरण जल के रूप में खोल में प्रवेश कराता है, भरण पम्प कहलाता है।

(vii) चिमनी तथा फैंस (Chimney and Fans)—यह बॉयलर का वह अंग है, जो दहन से उत्पन्न वायुमण्डल से निकालने में सहायक होता है।

(viii) ट्यूब एवं हेडर (Tubes and Header)—बॉयलर संयन्त्र में भरण जल तथा वाष्प को एक स्थान से दूसरे पर ले जाने के लिए ट्यूब तथा हेडर का इस्तेमाल किया जाता है।

(ix) तापक सतह (Heating Surface)—जाली के ऊपर का वह भाग जिस पर ईंधन का दहन होता है, तापक कहलाता है।

□ 6.4. बॉयलर का वर्गीकरण

बॉयलर का वर्गीकरण निम्न आधार पर किया गया है—

(i) ईंधन के आधार पर—ईंधन के आधार पर बॉयलर को तीन वर्गों में विभाजित किया गया है—
ठोस ईंधन दहन बॉयलर (उदाहरण—कोयला)

तरल ईंधन दहन बॉयलर (उदाहरण—पेट्रोलियम)

गैसीय ईंधन दहन बॉयलर (उदाहरण—वायोगैस)

(ii) दहन कक्ष की स्थिति के आधार पर—दो भागों में विभाजित किया गया है—

अन्तःदहन बॉयलर (Internally Fired Boiler)—अन्तःदहन बॉयलर में दहन कक्ष बॉयलर खोल के उपस्थित होता है। उदाहरण—लोकोमोटिव बॉयलर, लंकाशायर बॉयलर आदि।

बाह्य दहन बॉयलर (Externally Fired Boiler)—बाह्य दहन बॉयलर में दहन कक्ष बॉयलर खोल के उपस्थित होता है। उदाहरण—वैवकाँक एवं विलकाँक, स्टर्लिंग बॉयलर।

(iii) बॉयलर के अक्ष की स्थिति के आधार पर—

ऊर्ध्वाधर बॉयलर (Vertical Boiler)—उदाहरण काकरान बॉयलर

क्षैतिज बॉयलर (Horizontal Boiler)—उदाहरण रेल इंजन बॉयलर

नत बॉयलर (Inclined Boiler)—उदाहरण स्टर्लिंग बॉयलर

(iv) बॉयलर में जल एवं गर्म गैसों के प्रवाह के आधार पर—

धूप-नली बॉयलर (Fire Tube Boiler)—इस बॉयलर में भट्टी के अन्दर की गर्म गैसें नलियों के भीतर प्रवाहित होती हैं तथा भरण जल इन नलियों के ऊपर से प्रवाहित होती है। उदाहरण—रेल इंजन बॉयलर, लंकाशायर बॉयलर आदि।

भाप जनित्र या बॉयलर

जल-नली बॉयलर (Water Tube Boiler)—इस बॉयलर में भरणे जल नलियों के पीतर प्रवाहित होता है तथा भट्टी की गर्म गैस नलियों के ऊपर से प्रवाहित होती है। उदाहरण—वैवकॉक एवं विलकॉक, स्टर्लिंग बॉयलर आदि।

(v) बॉयलर में पानी के संचरण के आधार पर—मुख्यतः दो प्रकार के होते हैं—

प्राकृतिक संचरण बॉयलर—इस बॉयलर में भरणे जल स्वतः ट्यूब के माध्यम से बॉयलर खोल में प्रवेश करती है।

कृत्रिम संचरण बॉयलर—इस बॉयलर में पानी के संचरण के लिए पम्प की आवश्यकता होती है।

(vi) बॉयलर के दाब के आधार पर—

निम्न दाब बॉयलर—इस बॉयलर में भाप का दाब 80 bar से कम होता है। उदाहरण—रेल इंजन बॉयलर, निकाशायर बॉयलर, कार्निंश बॉयलर।

उच्च दाब बॉयलर—इस बॉयलर में भाप का दाब 80 bar से अधिक होता है। उदाहरण—लॉ-मान्ट बॉयलर, विलकॉक्स बॉयलर।

(vii) बॉयलर क्षमता के आधार पर—

निम्न क्षमता बॉयलर—इस बॉयलर की क्षमता 10 ton/प्रति घण्टा होती है।

उदाहरण—रेल इंजन बॉयलर।

उच्च क्षमता बॉयलर—इस बॉयलर की क्षमता 100 ton/घण्टा होती है।

उदाहरण—लॉ-मान्ट बॉयलर, वेन्सन बॉयलर।

6.5. बॉयलर प्लान्ट के मुख्य लक्षण

एक अच्छे बॉयलर में निम्न गुणों का होना आवश्यक होता है—

- वाष्प उत्पादन की दर आवश्यकतानुसार होनी चाहिए।
- बॉयलर कम से कम स्थान धेरने वाला होना चाहिए।
- बॉयलर का परिचालन विश्वसनीय होना चाहिए।
- बॉयलर आसानी से शुरू हो जाना चाहिए।
- बॉयलर की ऊपरीय दक्षता अधिक होनी चाहिए।
- बॉयलर का डिजाइन सरल होना चाहिए।
- बॉयलर का भार कम होना चाहिए।
- बॉयलर के अंग जंगरोधी होने चाहिए।
- बॉयलर का उपयोग करते समय सुरक्षा का आभास होना चाहिए।
- बॉयलर की प्रारम्भिक लागत तथा कार्यकारी लागत कम होनी चाहिए।
- बॉयलर का रख-रखाव आसान होना चाहिए।

6.6. बॉयलर चढ़नार (Boiler Mounting)

विभिन्न प्रकार के गेज एवं वाल्व जो बॉयलर के सुरक्षित परिचालन में सहायक होते हैं, बॉयलर चढ़नार कहलाते हैं।

यह चढ़नार बॉयलर पर सीधे लगे होते हैं।

भारतीय वॉयलर एक्ट के अनुसार, वॉयलर के सुरक्षित परिचालन के लिए निम्न चढ़नार आवश्यक होते हैं—

- (i) दाब गेज (Pressure gauge)
- (ii) सुरक्षा वाल्व (Safety valve)
- (iii) जल-तल-सूचक या जल गेज (Water gauge or water level indicator)
- (iv) भाप रोक वाल्व (Steam stop valve)
- (v) भरण चेक वाल्व (Feed check valve)
- (vi) ग्लनीय प्लग (Fusible plug)
- (vii) निकास टोंटी (Blow off cock)

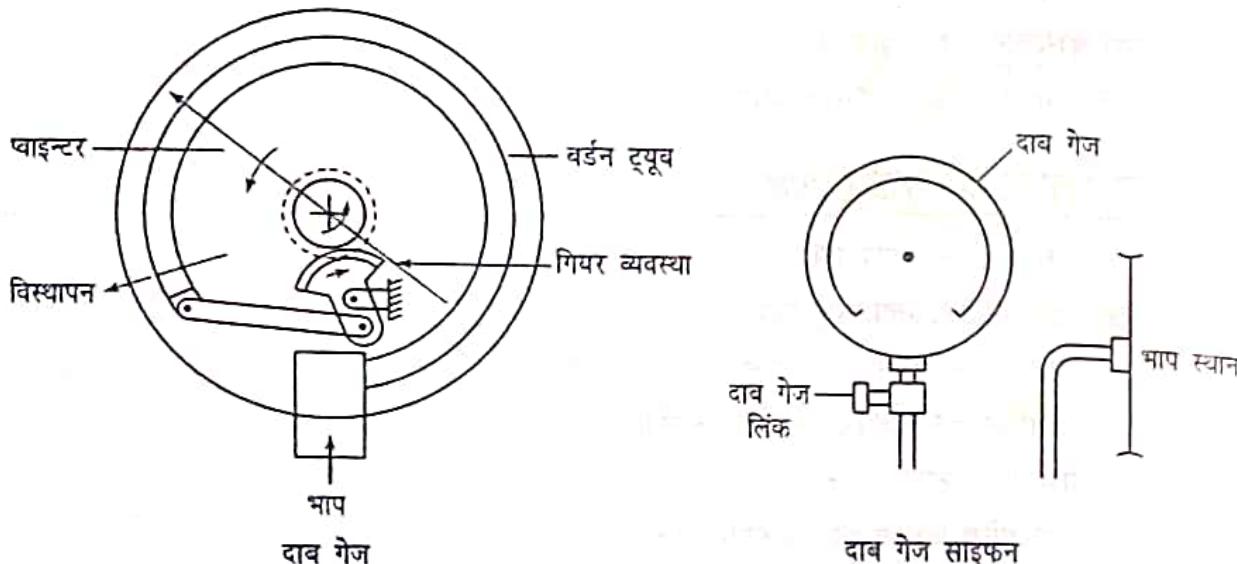
(i) दाब गेज—दाब गेज सामान्यतः वॉयलर ड्रम या खोल के शीर्ष समुख पर लगा होता है। दाब गेज का पुष्टि वॉयलर में उपजे भाप के दाब को बताना होता है।

दो प्रकार के दाब गेज प्रयोग किए जाते हैं—

(a) डायफ्राम दाब गेज (Diaphragm pressure gauge)

(b) वर्डन दाब गेज (Bourdon pressure gauge)

(a) वर्डन दाब गेज—वर्डन दाब गेज का व्यवस्थित आरेख निम्नलिखित है—



चित्र 6.1-

क्रियाविधि—इस दाब गेज में, प्लाइटर लीवर एवं गियर की सहायता से वर्डन ट्यूब से जुड़ा होता है, जैसा निम्न में दिखाया गया है। जब कार्यकारी पदार्थ (भाप) को इस ट्यूब से गुजारा जाता है तो प्रवाह चक्रीय होते हुए प्लाइटर वर्डन ग्राहक के द्वारा दाब देता है, यह प्लाइटर चक्रीय स्केल से जुड़ा होता है। जो भाप के दाब को बताता है। जितना भाप का दाब वर्डन ग्राहक उतना ही स्केल आगे बढ़ता है। दाब गेज को वॉयलर से साइफन द्वारा जोड़ा जाता है।

(ii) सुरक्षा वाल्व—वॉयलर एक्ट के अनुसार, प्रत्येक वॉयलर में कम से कम दो सुरक्षा वाल्व लगे होने चाहिए। सुरक्षा वाल्व का मुख्य कार्य अत्यधिक उपजे ऊपरा को बाहर वायुमण्डल में निकालना होता है जिससे वॉयलर के अतिक्रमित दाब, निश्चित मान तक बना रहे। हम जानते हैं कि वॉयलर का डिजाइन एक निश्चित सीमा के लिए किया जाता है। भाप वर्डने पर वॉयलर फट सकता है। इसलिए सुरक्षा की दृष्टि से यह वॉयलर का महत्वपूर्ण अंग है।

मुख्यतः तीन प्रकार के सुरक्षा वाल्व का प्रयोग किया जाता है—

(a) अचल पार सुरक्षा वाल्व (Dead weight safety valve)

(b) लीवर सुरक्षा वाल्व (Lever safety valve)

(c) स्प्रिंग भारित सुरक्षा वाल्व (Spring loaded safety valve)

(d) अचल या स्थिर भार सुरक्षा वाल्व (Dead weight safety valve)—सुरक्षा वाल्व का व्यवस्थित आरेख निम्न

चित्र 6.2 में A एक ढलवा लोहे की पाइप होती है जिसमें भाप दाब कार्य करता है। पाइप का निचला हिस्सा फ्लेज B से जुड़ा होता वाल्व तो बॉयलर खोल से सीधे रूप में जुड़ा होता है। C एक गन धातु का वाल्व होता है, जो अपनी वाल्व सीट पर बैठा होता है। जब भाप दाब मानक दाब से अधिक हो जाता है तब वाल्व अपनी सीट में उठने लगता है और अतिरिक्त भाप वायुमण्डल में निकाल दिया जा है।

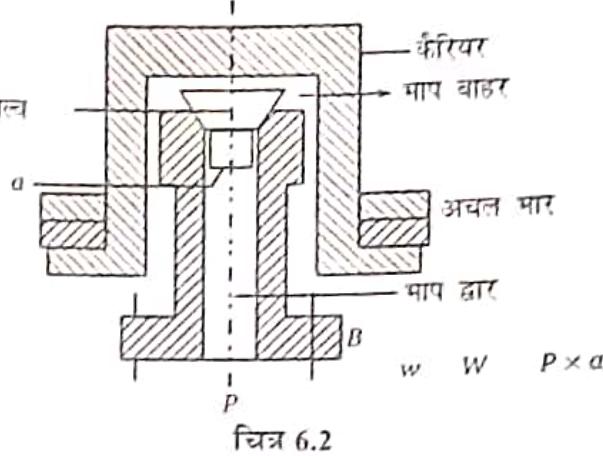
साम्यावस्था में

$$w + W = P \times a$$

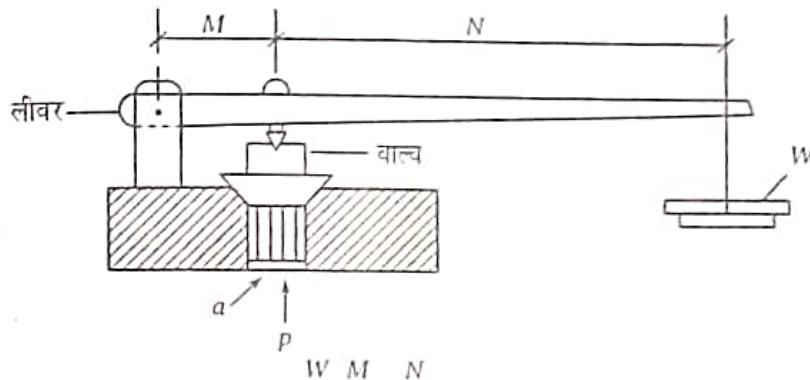
इस समीकरण द्वारा हम भाप का दाब 'P' ज्ञात कर सकते हैं।

(b) लीवर सुरक्षा वाल्व—सुरक्षा वाल्व का व्यवस्थित आरेख निम्न है—

इसमें एक लीवर तथा एक भार 'W' होता है। वाल्व वाड़ी के अन्दर वाल्व सीट पर वाल्व बैठा होता है। वाल्व सीट एवं दोनों गन धातु का बना होता है। लीवर एक सिरे से कब्जेदार होता है तथा दूसरे सिरे से भार को लटकाया जाता है। यह वार, वाल्व को उसके वाल्व सीट पर बैठाए रखता है।



चित्र 6.2



चित्र 6.3

जब भाप का दाब बॉयलर में उसके मानक दाब से अधिक हो जाती है तो वाल्व अपनी सीट से उठकर अतिरिक्त भाप वायुमण्डल में निकाल देता है, जिससे बॉयलर की दाब कम हो जाती है। बॉयलर का दाब कम हो जाने पर भार के कारण वार की सहायता से वाल्व पुनः अपनी सीट पर बैठ जाता है।

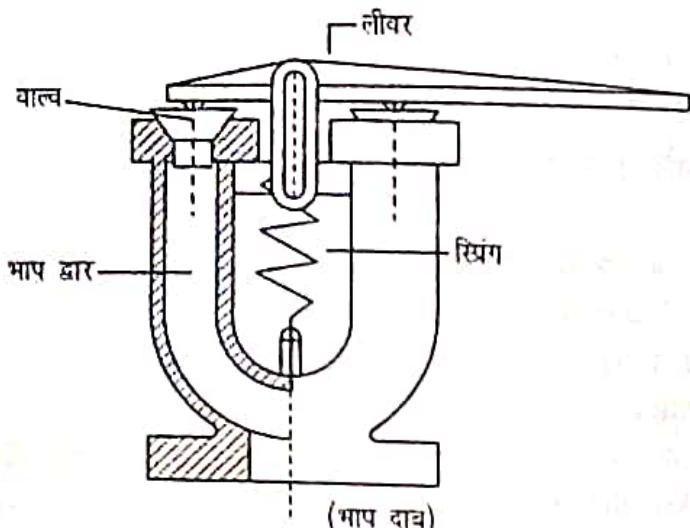
साम्यावस्था में

$$w(M + N) = P \times a \times m$$

इस समीकरण द्वारा भाप का दाब ज्ञात किया जा सकता है।

(c) स्प्रिंग भारित लीवर सुरक्षा वाल्व—इस सुरक्षा वाल्व में दो भाप रास्ते एवं दो वाल्व लगे होते हैं। यह भाप रास्ते द्वारा बंद किए जाते हैं जो केन्द्रीय स्प्रिंग द्वारा नियन्त्रित होते हैं। भाप के दाब को स्प्रिंग में तनाव द्वारा नियन्त्रित किया जाता है एवं अन्य लीवर की सहायता से भाप के दाब को नियन्त्रित किया जाता है।

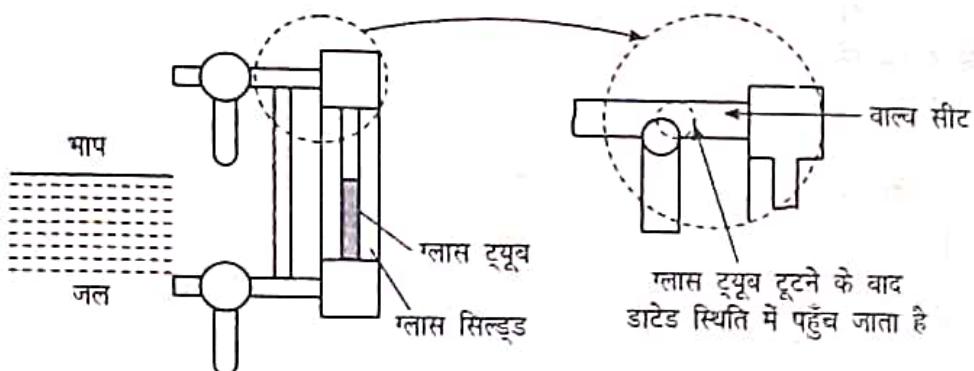
यह वाल्व कम्पन द्वारा प्रभावित नहीं होता है। यह उच्च दाब बॉयलर में प्रयोग किया जाता है।



चित्र 6.4

(iii) जल गेज या जल-तल सूचक—जल तल सूचक का मुख्य कार्य बॉयलर ड्रम में जल के तल को नियमित से मापना होता है। बॉयलर के सामान्य परिचालन में दो जल गेज लगे होते हैं। गेज में सामान्यतः एक ग्लास की ट्यूब दो ट्यूबों द्वारा भाप एवं जल साइड से बॉयलर से जुड़ी होती है के तल को मापने के लिए गेज में लगे वाल्व हमेशा खुले होने चाहिए।

यह बॉयलर खोज में तेल से जल के तल के गिरने से बॉयलर को होने वाले नुकसान को बचाता है।



चित्र 6.5

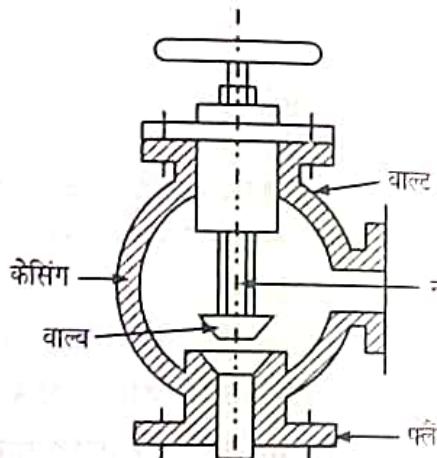
(iv) भाप-रोक वाल्व—इसे जंक्शन वाल्व के नाम से भी जाना जाता है। वाल्व को सीधे बॉयलर से जोड़ दिया जाता है तथा यह पाइप जिससे भाप टरबाइन को प्रवाहित करता है उसमें लगा दिया जाता है। यह वाल्व भाप के प्रवाह को रोकता है, इसलिए इसे रोक वाल्व भी कहते हैं।

इसका प्रमुख कार्य निम्नलिखित हैं—

यह भाप पाइप लाइन में भाप के प्रवाह को रोकता है।

भाप के प्रवाह को परिस्थिति के अनुसार व्यवस्थित करता है।

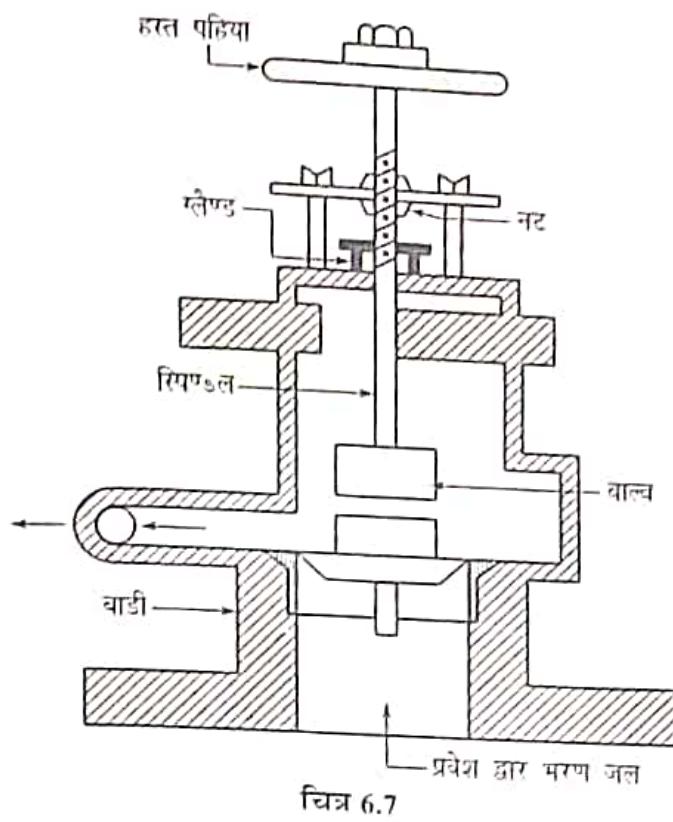
जंक्शन वाल्व तथा भाप-रोक वाल्व दोनों लगभग समतुल्य होते हैं, अंतर सिर्फ इतना होता है कि जंक्शन वाल्व साइज में बड़ा होता है।



चित्र 6.6

भाष्य जनित्र या बॉयलर

(v) संभरण चेक वाल्व—संभरण चेक वाल्व, बॉयलर खोल के पास सामान्य जल के तल से नीचे लगा होता है। यह बॉयलर खोल में जल की सतत आपूर्ति में सहायक होता है। यह बॉयलर खोल में जल को एक दिशा में प्रवाहित करता है, जिससे जल बॉयलर खोल से बाहर नहीं आता है।



चित्र 6.7

इस वाल्व में एक चेक वाल्व लगा होता है जो एक गन मेटल सीट पर बैठा होता है। जल के दाव के कारण यह चेक वाल्व स्वतः ऊपर नीचे प्रवाहित होता रहता है।

यह फ्लैंज की सहायता से बॉयलर खोल के अंत में लगी होती है। यह हस्तचलित पहिए द्वारा संचालित होता है। चेक वाल्व के स्थान पर नान रिटर्न वाल्व (Non-return valve, NRV) का प्रयोग किया जाता है।

संभरण चेक वाल्व के मुख्य कार्य—

जल के प्रवाह को नियन्त्रित करता है।

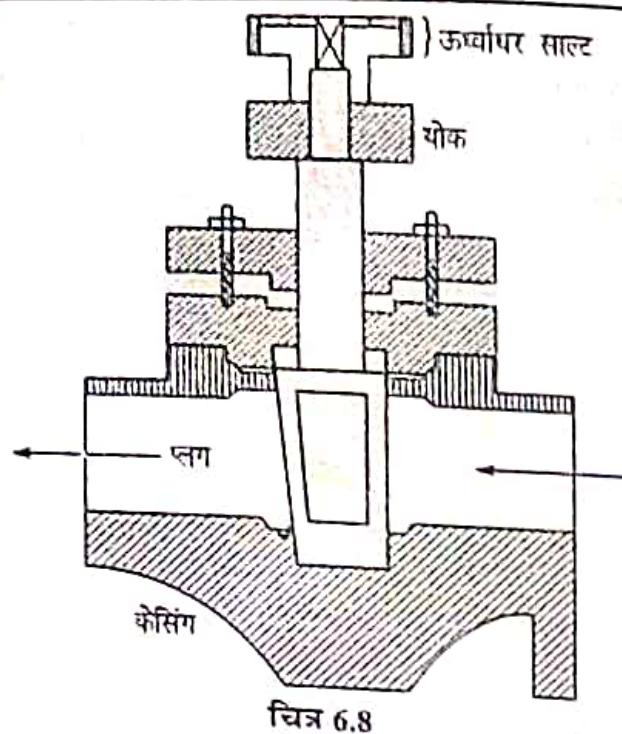
पम्प की अनुपस्थिति में बॉयलर के प्रवाह को एक दिशा में बनाए रखता है।

(vi) निकास टोंटी—निकास टोंटी का आरेख चित्र 6.8 में दिया है—

इसमें एक शंक्वाकार प्लग लगा होता है। यह प्लग केसिंग में एसवेस्टस पदार्थ के साथ व्यवस्थित होता है। प्लग का संकेत एक ग्लैण्ड एवं स्टफिंग बॉक्स (Gland and stuffing box) की सहायता से बन्द होता है। बॉक्स स्पैनर को बढ़ करने के लिए योक (Yoke) एवं ऊर्ध्व साल्ट का प्रयोग किया जाता है। बाक्स स्पैनर का प्रयोग प्लग स्पिण्डल को घुमाने के लिए प्रयोग किया जाता है। प्लग में एक छिद्र बना होता है। जब हम केसिंग छिद्र एवं प्लग छिद्र को एक सीधी रेखा में ले आते हैं तो जल का प्रवाह होता है।

मुख्य कार्य—

- जल विसर्जन (water discharge) के लिए प्रयोग किया जाता है।
- तलछट्टी में जमे अवसाद को बाहर निकालने का कार्य करता है।
- निरीक्षण, परीक्षण रख-रखाव के दौरान बॉयलर को खाली करता है।



(vii) गलनीय प्लग (Fusible plug)—

मुख्य कार्य निम्नलिखित हैं—

यह बॉयलर को अतितापन से होने (Overheating) वाले नुकसान से बचाता है। अतितापन का मुख्य कारण जल के स्तर में कमी होती है।

यह बॉयलर खोल एवं दहन भट्टी के बीच में लगा होता है। दहन भट्टी में यह प्लग फायर बाक्स क्राउन प्लेट की सहायता से जुड़ा होता है।

■ संरचना

गलनीय प्लग का मुख्य भाग खोखले गए धातु का बना होता है जो फायर बॉक्स क्राउन पर बाँध होता है। एक पद्धकोणीय फ्लैंज (hexagonal flange) की सहायता से गलनीय प्लग बॉयलर खोल से जुड़ा होता है। प्लग में मुख्यतः तीन भाग होते हैं। एक भाग गलनीय धातु का बना होता है जो दो गण धातु भाग से जुड़ा होता है। गलनीय धातु से बना भाग खोखला होता है।

गलनीय धातु के रूप में सामान्यतः टिन का प्रयोग किया जाता है जिसका गलनीय तापमान 300°C है।

जब बॉयलर अपनी सामान्य कार्यकारी अवस्था में होता है अर्थात् जल का तल अपनी सामान्य रेन्ज में होता है, तब प्लग जल में ढूबा होता है। जब जल का तल कम होने लगता है, तब प्लग पर से पानी हटने लगता है और प्लग भाष के सम्पर्क में आने लगता है। धीरे-धीरे प्लग का अतितापन होने लगता है और प्लग का बीच वाला भाग (जोकि गलनीय होता है) टूटकर भट्टी में गिर जाता है जिससे भट्टी की ऊपर कम हो जाती है और बॉयलर फटने से बच जाता है।

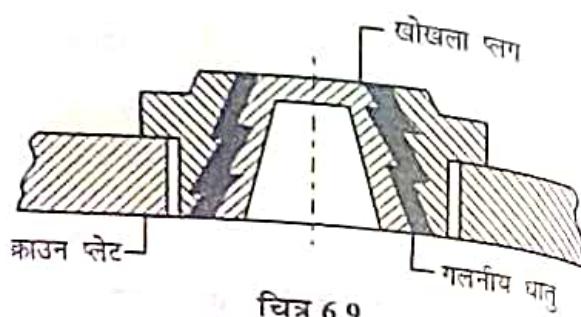
अन्य प्रमुख चढ़नार निम्नलिखित हैं—

कोचड़ छिद्र (Mud hole)

निरीक्षण छिद्र (Inspection or sight hole)

मुख्य छिद्र (Main hole or man hole)

इन छिद्रों का मुख्य कार्य मरम्मत, निरीक्षण, परीक्षण, रख-रखाव कार्यों के लिए प्रयोग किया जाता है। यह छिद्र बॉयलर के सुरक्षित परिचालन में सहायक होते हैं।



■ 6.7. बॉयलर उपसाधन (Boiler Accessories)

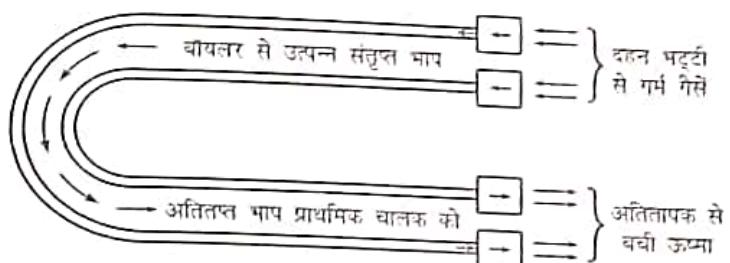
बॉयलर के प्रचालन को दक्ष करने तथा दक्षता वृद्धि के लिए प्रयुक्त युक्तियों को बॉयलर उपसाधन कहते हैं। बॉयलर उपसाधन का प्रयोग नहीं करने पर बॉयलर का कार्य सुचारू रूप से तो होता है, परन्तु इसके न लगाने पर बॉयलर की दक्षता प्रभावित होती है।

प्रमुख उपसाधन निम्नलिखित हैं—

- (i) अतितापक (Super heater)
- (ii) मितोपयोजक (Economiser)
- (iii) वायु पूर्व तापक (Air preheater)

■ (a) अतितापक (Superheater)

इसका प्रमुख कार्य बॉयलर इम से प्राप्त होने वाली संतुप्त भाप का तापमान बढ़ाकर उसे अतितप्त भाप में परिवर्तित करना होता है। अतितापक नलियों की आकृति का बना होता है तथा एक ऊप्पा विनियमित्र (Heat exchanger) की तरह कार्य करता है। अतितापक में संतुप्त भाप नलियों में प्रवाहित होती है तथा गर्म गैस नलियों के ऊपर से प्रवाहित कराई जाती है। भाप गर्म गैसों की ऊप्पा प्राप्त कर अतितप्त हो जाता है तथा इसे प्राथमिक चालक को भेज दिया जाता है।



चित्र 6.10

अतितापक के प्रकार (Types of Superheater)—अतितापक को निम्न आधार पर वर्गीकृत किया गया है—

(i) ऊप्पा अंतरण के आधार पर—

संवहन अतितापक (Convection Superheater)—यह अतितापक गर्म गैसों के प्रवाह के बीच में लगा होता है तथा इनमें ऊप्पा का अंतरण संवहन प्रक्रिया के कारण होता है।

विकिरण अतितापक (Radiation Superheater)—यह अतितापक भट्टी की दीवारों पर लगे होते हैं तथा ऊप्पा का अंतरण विकिरण प्रक्रिया द्वारा होता है।

(ii) नलियों की स्थिति के आधार पर—

ऊपरी डेक (Upper Deck) अतितापक—इसमें अतितापक नलियाँ जल नलियों के ऊपर तथा भाप इम के नीचे स्थित होती हैं।

मध्य डेक (Inter Deck) अतितापक—बॉयलर भट्टी के पास वाली जल नलियों के मध्य स्थापित होती है।

अन्तःनली (Inner Tube) अतितापक—यह अतितापक दो जल नलियों के भीतर लगा होता है।

मध्य ट्यूब (Inter Tube) अतितापक—यह अतितापक जल नलियों की सीमाओं पर अथवा नलियों की कतारों के नीचे स्थित होती है।

(iii) उपचोगिता के आधार—

प्राथमिक (Primary) अतितापक—यह बॉयलर में सौंधी उपजी संतुप्त भाष को अतिताप करती है।

मध्यमिक या पुनः (Intermediate) अतितापक—यह टरबाइन में कार्य कर चुके भाष को पुनः अतिताप करती है।

(iv) जप्पा त्रोत के आधार पर—

अष्ट्रिट्र (Integral) अतितापक—इस प्रकार के अतितापक बॉयलर के अन्दर स्थापित होते हैं।

स्वतन्त्र (Independent) अतितापक—यह अतितापक बड़े आकार के होते हैं तथा स्थिर बॉयलर के बाहर हैं। इन्हें जप्पा घटक भट्टी द्वारा दी जाती है।

(v) दहन गैसों तथा भाष की पत्त्वर दिशा के अनुसार—

समान्तर प्रवाह अतितापक (Parallel Flow)—इस अतितापक में दहन गैसें तथा भाष का प्रवाह एक होता है।

प्रतिप्रवाह अतितापक (Counter Flow)—इस अतितापक में दहन गैसें तथा भाष का प्रवाह एक-दूसरे होती है।

संयुक्त प्रवाह अतितापक (Combined Flow)—यह समान्तर प्रवाह तथा प्रति प्रवाह अतितापक का होता है।

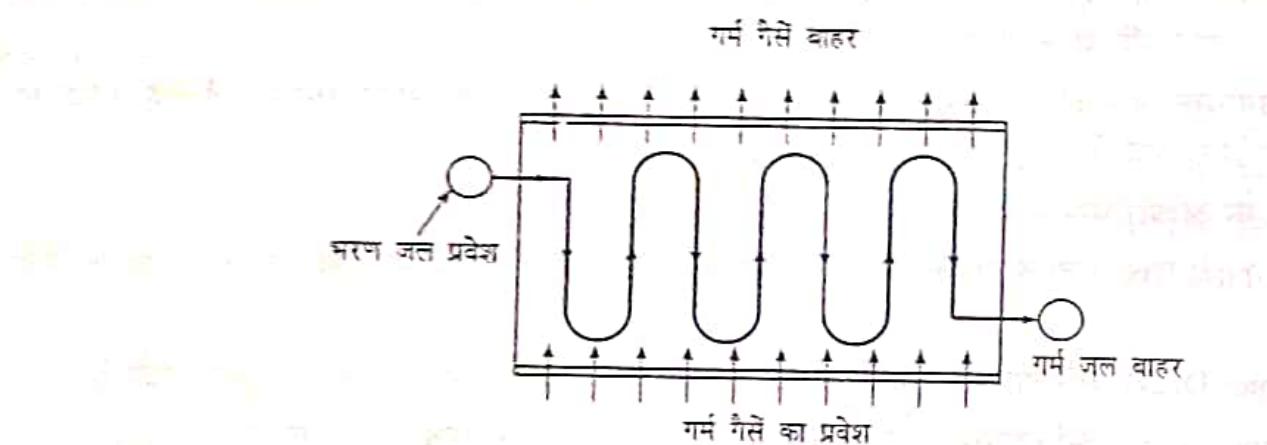
■ (b) मितोपयोजक (Economiser)

मितोपयोजक को भरण जल पूर्व तापक (Feed Water Pre-heater) भी कहते हैं। यह एक जप्पा विनियोगिता वित्तने गर्म गैसों को जप्पा को संवर्तनित जल या भरण जल को अंतरित की जाती है। बॉयलर में भरण जल को भेजने के लिये एक जप्पा वित्तने गर्म गैसों को जप्पा को संवर्तनित जल या भरण जल को अंतरित की जाती है। इसमें सामान्यतः जल नलियों में भेजा जाता है तथा गर्म गैसें इन नलियों के ऊपर से होती हैं।

मितोपयोजक का वर्गीकरण—निम्न नापदण्डों पर मितोपयोजक को वर्गीकृत किया गया है—

(i) नलियों की व्यवस्था के आधार पर—

तत्तत लूप (Continuous Loop) मितोपयोजक—इस मितोपयोजक में नलियों को विना जोड़ के लगातार में व्यवस्थित किया जाता है।



Continuous Loop

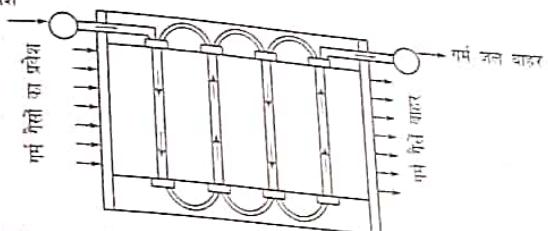
चित्र 6.11

प्राप जनित्र या बॉयलर

129

मुळी जोड़ वाली मितोपयोजक—इस मितोपयोजक में क्षीर्तज नलियों को मिराओं पर गैस्केट लगी बैण्ड से दो जाती हैं। यह बैण्ड गैस के प्रवाह मार्ग से बाहर होती है।

भरण जल प्रवेश



Discontinuous Loop
चित्र 6.12

(ii) भरण जल की गर्म होने की अवस्था के आधार पर—

वाष्पन मितोपयोजक (Steaming Economiser)—भरण जल को ब्वथनांक तक गर्म किया जाता है।

अवाष्पन मितोपयोजक (Non-steaming Economiser)—भरण जल को इतना गर्म किया जाता है कि उसका तापमान ब्वथनांक से $20\text{--}30^{\circ}\text{C}$ कम हो हो।

(iii) बॉयलर में स्थिति के आधार पर—

अभिन्न मितोपयोजक (Integral Economiser)—बॉयलर के अंदर बॉयलर के एक अभिन्न भाग को तरह लगाए जाते हैं।

स्वतन्त्र मितोपयोजक (Independent Economiser)—बॉयलर खोल के बाहर अलग से लगाए जाते हैं।

(iv) मितोपयोजक नली के सामग्री के आधार पर—

तौह नलियाँ मितोपयोजक

इस्पात नलियाँ मितोपयोजक

(v) जल और गर्म गैसों के सापेक्षिक प्रवाह की दिशा के आधार पर—

समान्तर प्रवाह (Parallel Flow) मितोपयोजक—जल एवं गर्म गैसों की दिशा एक समान होती है।

प्रति-प्रवाह (Counter Flow) मितोपयोजक—जल एवं गर्म गैसों की दिशा विपरीत होती है।

मितोपयोजक के लाभ—

- दाघ गैसों में व्यर्थ ऊष्मा का उपयोग हो जाता है।
- दक्षता 10% से 15% तक बढ़ जाती है।
- ईंधन की खपत 5% से 15% तक बचती है।
- बॉयलर की क्षमता में वृद्धि हो जाती है।
- तापीय प्रतिवल की मात्रा कम हो जाती है।

■ (c) वायु पूर्व तापक (Air Pre-heater)

यह मूलतः एक ऊष्मा विनियमित्र होता है जिसमें वायु को बॉयलर भट्टी में भेजने के पूर्व दहन गैसों की सहायता से पूर्व तप्त कर देते हैं। वायु को पूर्व तप्त करने से दहन दर तथा दहन की गुणवत्ता में वृद्धि हो जाती है।

वायु पूर्वतापक के लाभ—

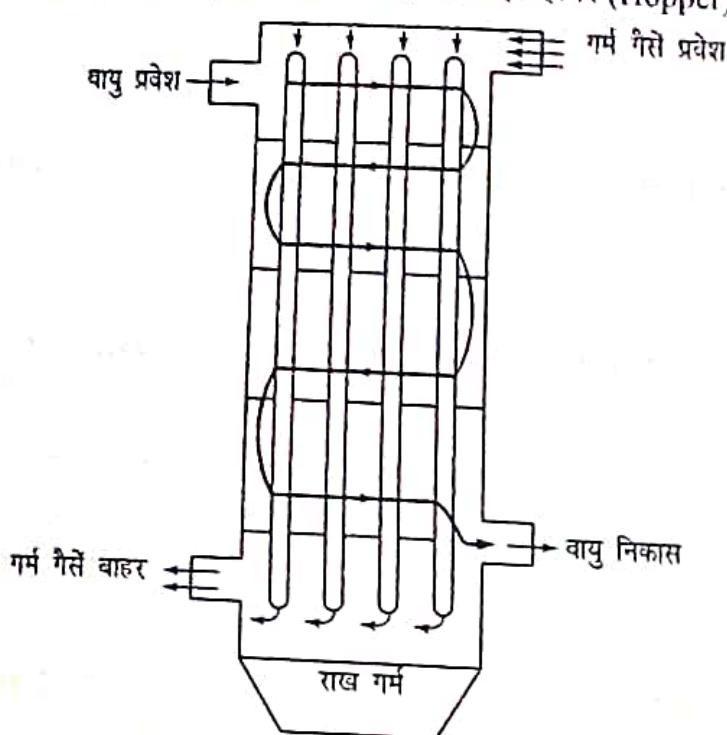
- निम्न श्रेणी का ईंधन भी उपयोग किया जा सकता है।
- तापीय दक्षता बढ़ती है।
- ईंधन खपत कम होती है।
- बॉयलर की वाप्सी क्षमता में वृद्धि हो जाती है।
- दहन क्रिया में कम धुआँ निकलता है।

वायु पूर्वतापक का वर्गीकरण—

मुख्यतः दो आधार पर वायु पूर्वतापक को वर्गीकृत किया जाता है—

(i) बनावट के आधार पर—मुख्य रूप से तीन प्रकार के होते हैं—

नलिकाकार वायु पूर्वतापक (Tubular Air Pre-heater)—इसमें गर्म गैसें नलियों में प्रवाहित की जाती है तथा इन नलिकाओं के ऊपर एवं गर्म गैसों के प्रवाह के विपरीत दिशा में प्रवाहित की जाती है। अप्पा अंतरण दर बढ़ाने के लिए बैफलस (Baffles) का प्रयोग किया जाता है। हॉपर (Hopper) में बची कालिख संग्रहित की जाती है।



Tubular Air Preheater

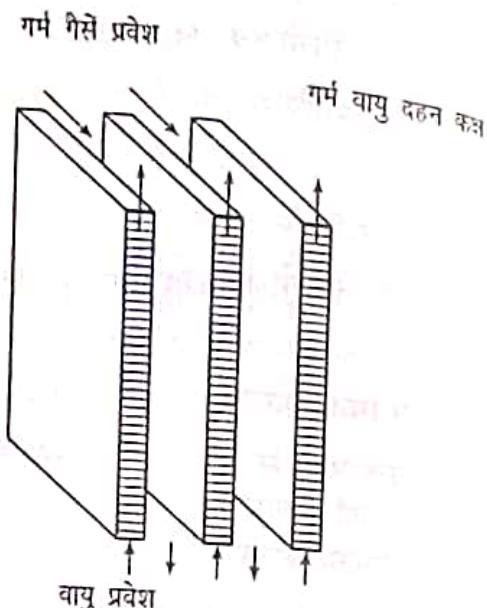


Plate Type Air Preheater

चित्र 6.13

प्लेट आकार वायु पूर्वतापक (Plater Type Air Pre-heater)—इसमें आयताकार सपाट प्लेटों का प्रयोग जाता है। दो समान्तर प्लेटों के बीच की दूरी 2 cm तक होती है। प्लेटों के बीच समान्तर मार्गों के एक तरफ वायु तथा दूसरे गर्म गैसें प्रवाहित की जाती हैं। दोनों के प्रवाह की दिशा विपरीत होती है।

स्टोरेज वायु पूर्वतापक (Storage Type Air Pre-heater)—

(ii) वायु और गर्म गैसों के बीच समर्क अथवा अप्पा अंतरण समय के आधार पर—

रिक्यूपरेटिव (Recuperative) प्रकार का—इस तरह के पूर्वतापकों में अप्पा सतत रूप से गर्म गैस से ठण्डी में अंतरित होती रहती हैं उदाहरण—Tubular and Plate Type Air Pre-heater.

पुनर्जी (Regenerative) प्रकार का— इस प्रकार के वायु पूर्वतापक में ऊपरा अंतरण रुक-रुक कर होता है।

मुख्यतः दो प्रकार की होती हैं—

- (a) स्थिर वायु पूर्वतापक
- (b) घूमने वाला वायु पूर्वतापक

■ 6.8. बॉयलर

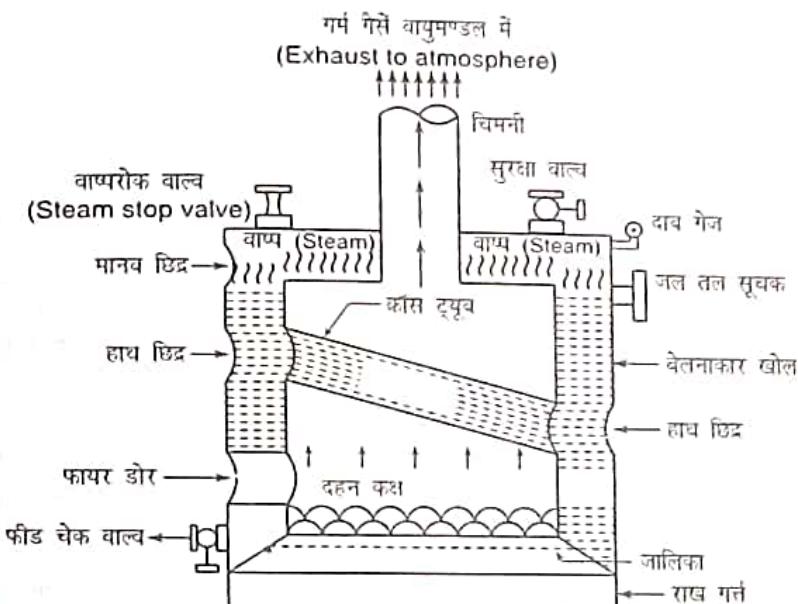
■ 1. निम्न दाब बॉयलर

- (i) घूम नली बॉयलर
 - (a) सरल खड़ा बॉयलर (Simple Vertical Boiler)
 - (b) कॉकरान बॉयलर (Cocron Boiler)
 - (c) लंकाशायर बॉयलर (Lancashire Boiler)
 - (d) रेल इंजन बॉयलर (Locomotive Boiler)
- (ii) जल नली बॉयलर
 - (a) बैबकॉक-विलकॉक बॉयलर (Babcock-Wilcock Boiler)
 - (b) स्टर्लिंग बॉयलर (Sterling Boiler)

■ 2. उच्च दाब बॉयलर

- (a) ला-माउन्ट बॉयलर (La-mont Boiler)
- (b) लो-एफलर बॉयलर (Loeffler Boiler)
- (c) बेन्सन बॉयलर (Benson Boiler)
- (d) विलोक्स बॉयलर (Velox Boiler)
- (e) स्कडमिक-हर्टमैन बॉयलर (Schmidt-Hartman Boiler)

(i) (a) सरल खड़ा बॉयलर (Simple Vertical Boiler)—यह एक निम्न दाब घूम नली बॉयलर है। बॉयलर का व्यवस्थित आरेख चित्र 6.14 में दिखाया गया है।



चित्र 6.14

सरल खड़े बॉयलर में एक बेलनाकार खोल होता है जिसमें आधे से अधिक भरण जल भरा होता है। उत्पन्न गर्म गैसों के द्वारा भरण जल वाष्प में परिवर्तित हो जाता है। बेलनाकार खोल के ऊपरी भाग को वाष्प के लिए है। खोल के निचले सिरे में फायर-बॉक्स में दो तिरछे ट्यूब भी लगे होते हैं जिससे दहन दर तथा वाष्पन दर दोनों सूचक, भाप रोक वाल्व, निकास टोटी, गलनीय प्लाग आदि।

प्रमुख आँकड़े

क्षमता = 2500 kg/hr

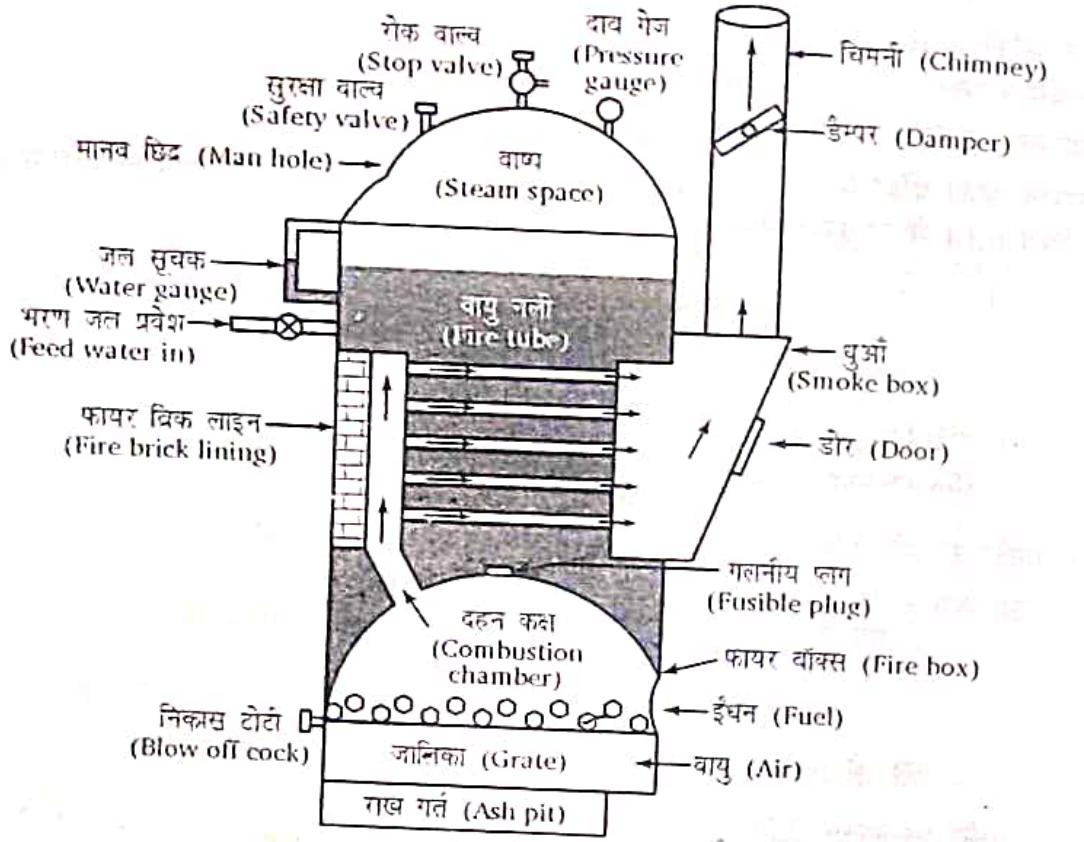
दाब = 7.5 bar – 10 bar

लाभ

- डिजाइन सरल होती है।
- रखरखाव को आवश्यकता कम होती है।
- स्थानान्तरण आसानी से संभव है।

(i)-(b) कॉकरान बॉयलर (Cochron Boiler) — कॉकरान बॉयलर ऊर्ध्वाधर धूम्रनली बॉयलर है। वाष्प कम रहता है तथा वाष्प उत्पादन क्षमता भी कम होती है।

बॉयलर के दो भाग होते हैं, पहला भाग बेलनाकार होता है तथा दूसरा भाग अर्द्ध गोलाकार होता है। निचले भाग में दहन भट्टी लगे होती हैं। भट्टी से उत्पन्न गर्म गैसें धूम्रनली में प्रवाहित होती हैं तथा भरण जल इन नलियों प्रवाहित होता है। भट्टी से उत्पन्न गर्म गैसों की ऊप्पा प्राप्त कर भरण जल वाष्प में परिवर्तित हो जाता है तथा यह गोलाकार भाग में एकत्र होता है। वाष्प रोक वाल्व के माध्यम से यह वाष्प प्राथमिक चालक को भेज दिया जाता है।



चित्र 6.15

प्रजनित्र या बॉयलर

सभी चढ़नार यथावत् स्थान पर लगे होते हैं; जैसे—

133

| क्रमांक | चढ़नार | बॉयलर में स्थान | क्रमांक | चढ़नार | बॉयलर में स्थान |
|---------|--------------------|---|---------|--------------------------|--|
| 1. | जल तल सूखक दाब गेज | बॉयलर खोल के सिरे पर। बॉयलर खोल के टॉप सिरे पर। | 5. | फोड चेक वाल्व निकास-टॉटो | बॉयलर खोल के उस भाग से जहाँ से जल का संभरण किया जाता है। बॉयलर खोल की तली पर जहाँ से बॉयलर खोल का जल बाहर निकाला जाता है। |
| 2. | | | 6. | | |
| 3. | सुरक्षा वाल्व | बॉयलर खोल के उस भाग पर जहाँ अधिकतम दाब प्राप्त होता है। | 7. | ग्लन प्लग | बॉयलर खोल के टॉप पर। बॉयलर खोल का टॉप जहाँ से बॉयलर के अन्दर सफाई की जाती है। |
| 4. | रोक वाल्व | बॉयलर खोल के उस भाग पर जहाँ से धाप का निकास होता है। | 8. | प्रवेश छिद्र | |

प्रचालन आंकड़े

वाप क्षमता = 3500 - 4000 kg/hr

वाप का दाब = 6.5 - 15 bar

दक्षता = 70 - 75%

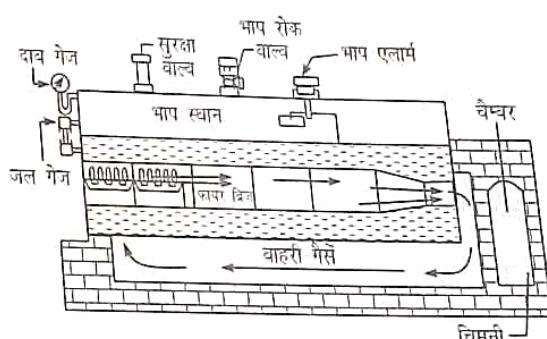
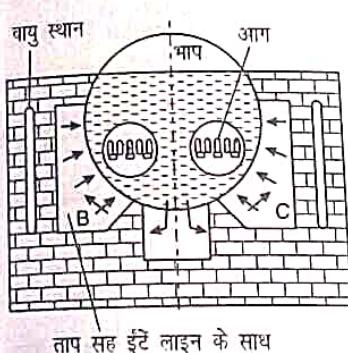
तापक सतह = 130 m²

बॉयलर की ऊँचाई = 5.79 m

बॉयलर की चौड़ाई = 2.75 m

बॉयलर की दक्षता ईंधन, ईंधन दहन दर पर भी निर्भर करती है।

(i)-c लंकाशायर बॉयलर (Lancashire Boiler)—यह एक धूप्रसारी निम्न दाब बॉयलर है। बॉयलर का व्यवस्थित निर्माण है—



चित्र 6.16

लंकाशायर बॉयलर बेलनाकार आकृति का बना होता है। बेलनाकार खोल के अन्दर दो बड़े साइज की धूम्र नली प्रयोग की जाती हैं। इन्हें की सहायता से दाघ गैसों को रास्ता प्रदान किया जाता है, जो बॉयलर खोल को दृढ़ता भी प्रदान करता है जैसा कि चित्र में दिखाया गया है। दहन भट्टी इन धूम्र नली के प्रारम्भ सिरों के सामने व्यवस्थित होता है। दहन भट्टी में ईंधन के रूप में कोयले का प्रयोग किया जाता है जिसे जालिका पर जलाया जाता है। दहन के फलस्वरूप उत्पन्न दाघ गैसें सर्वप्रथम धूम्र नलियों

134

में प्रवेश करती हैं उसके पश्चात् यह वापस ईटों द्वारा बने रासों में प्रवेश करती है जिससे इसकी ऊपरा जल को स्थानान्तरित जाती है। बची हुई ऊपरा चिमनी की सहायता से वायुमण्डल में छोड़ दी जाती है। बॉयलर एक्ट के अनुसार सभी चरणों यथावत् स्थान पर लगे होते हैं।

■ बॉयलर की विशिष्टियाँ

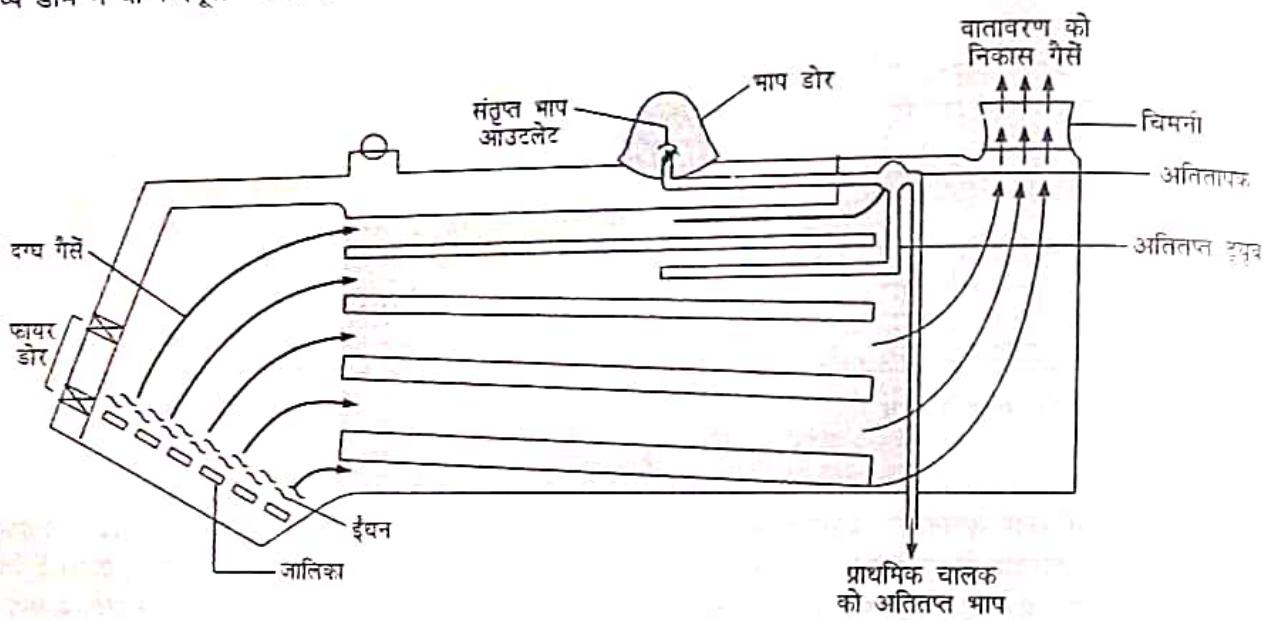
- (i) भाप का दाब = 16 bar
- (ii) वाष्णव क्षमता = 9000 kg/hr
- (iii) दक्षता 50 से 70% तक
- (iv) बॉयलर खोल का व्यास = 2-3 मी
- (v) बॉयलर खोल की लम्बाई = 7-9 मी

बॉयलर के लाभ—

- बॉयलर की विश्वसनीयता।
- बॉयलर का डिजाइन सरल होता है।
- प्रचालन सुगम होता है।
- प्रचालन एवं रख-रखाव लागत कम होती है।

(i) (d) रेल इंजन बॉयलर (Locomotive Boiler)—रेल इंजन बॉयलर एक चलित (mobile) धूम नली बॉयलर, जिसमें अनेक धूम नलियाँ होती हैं। यह एक अंतःज्वलित बॉयलर (Internally fired Boiler) है। बॉयलर बेलनाकार आकृति का बना होता है जिसके एक सिरे पर आयताकार दहन कक्ष बना होता है तथा दूसरे सिरे पर धूआँ कक्ष लगा होता है। दहन कक्ष में ईंधन के दहन से गर्म गैसें उत्पन्न होती हैं। दहन कक्ष के चारों ओर बेलनाकार, लम्बा जल जैकेट लगा होता है, जिसमें धूरा होता है। दहन कक्ष में दहन से उत्पन्न दग्ध गैसें इस जल को आद्रभाप एवं शुष्क व संतुप्त भाप में परिवर्तित करती हैं।

यह शुष्क व संतुप्त भाप, बॉयलर के ऊपरी सिरे, जिसे वाष्प डोम (steam dome) कहते हैं, में इकट्ठा होता है। वाष्प डोम में वाष्प रेग्युलेटर लगा होता है जो भाप के प्रवाह को नियन्त्रित करता है।



भाष्य जनित्र या बॉयलर

135

वाष्प डोम से शुष्क एवं संतुप्त भाष्य अतितापक में प्रवेश करता है जहाँ यह अतितप्त भाष्य में परिवर्तित होकर प्राथमिक चालक को भेज दिया जाता है, जिससे यांत्रिक कार्य प्राप्त होता है।

दहन कक्ष में वची गंसे चिम्पनी की सहायता से वायुमण्डल में निकाल दी जाती है या फिर भरण जल को पूर्व गर्म करने वे प्रयोग की जाती हैं। यथावत् स्थान पर बॉयलर चढ़ाव लगे होते हैं। बॉयलर की दक्षता बढ़िये के लिए प्रमुख उपसाधन हैं—अतितापक, मितोपयोजक, वायु पूर्वतापक का भी प्रयोग किया जाता है।

बॉयलर की विशिष्टियाँ—

$$\text{भाष्य का दाव} = 14 \text{ bar}$$

$$\text{वाष्पन क्षमता} = 9 \times 10^3 \text{ kg/hr}$$

$$\text{नलिका का व्यास एवं लम्बाई} = 2.095 \text{ m एवं } 5.206 \text{ m}$$

$$\text{अतितप्त नलियों का साइज एवं संख्या} = 14 \text{ cm व 38}$$

$$\text{दम्ध नलियों का साइज एवं संख्या} = 5.72 \text{ m व 112}$$

$$\text{दक्षता} = 70\%$$

$$\text{जालिका क्षेत्रफल} = 4.27 \text{ m}^2$$

$$\text{तापक सतह} = 271 \text{ m}^2$$

$$\text{ईंधन दहन/घण्टा} = 1600 \text{ kg/hr}$$

बॉयलर के लाभ

- सुगठित एवं सुगम बॉयलर है।
- उच्च भाष्य उत्पादन क्षमता होती है।
- प्रारम्भिक लागत कम होती है।
- चल बॉयलर है।

बॉयलर की हानियाँ

- क्षरण समस्या।
- सफाई में दिक्कत होती है।

(ii) (a) जल नली बॉयलर : वैबकॉक एवं विलकॉक बॉयलर

वैबकॉक-विलकॉक बॉयलर एक जल नली बॉयलर है जिसमें जल नली की स्थिति या तो तिरछी होती है या तो अनुदैर्घ्य होती है। इस बॉयलर में ईंधन के रूप में कोयला इस्तेमाल किया जाता है। फायर डोर के रास्ते कोयले को दहन भट्टी की नलिका में प्रवेश कराते हैं। दहन के पश्चात् उत्पन्न ऊर्जा जल नलियों के ऊपर से प्रवाहित कराते हैं जिससे नलियों का जल वाष्प में परिवर्तित हो जाता है। यह शुष्क वाष्प अतितापक से गुजारते हुए प्राथमिक चालक (Prime mover) को भेज दिया जाता है। दहन भट्टी से उत्पन्न गर्म गैसों को जल नलियों के ऊपर से, अतितापक से मितोपयोजक से, वायु पूर्वतापक से गुजारते हुए चिम्पनी के माध्यम से वायुमण्डल में छोड़ दिया जाता है।

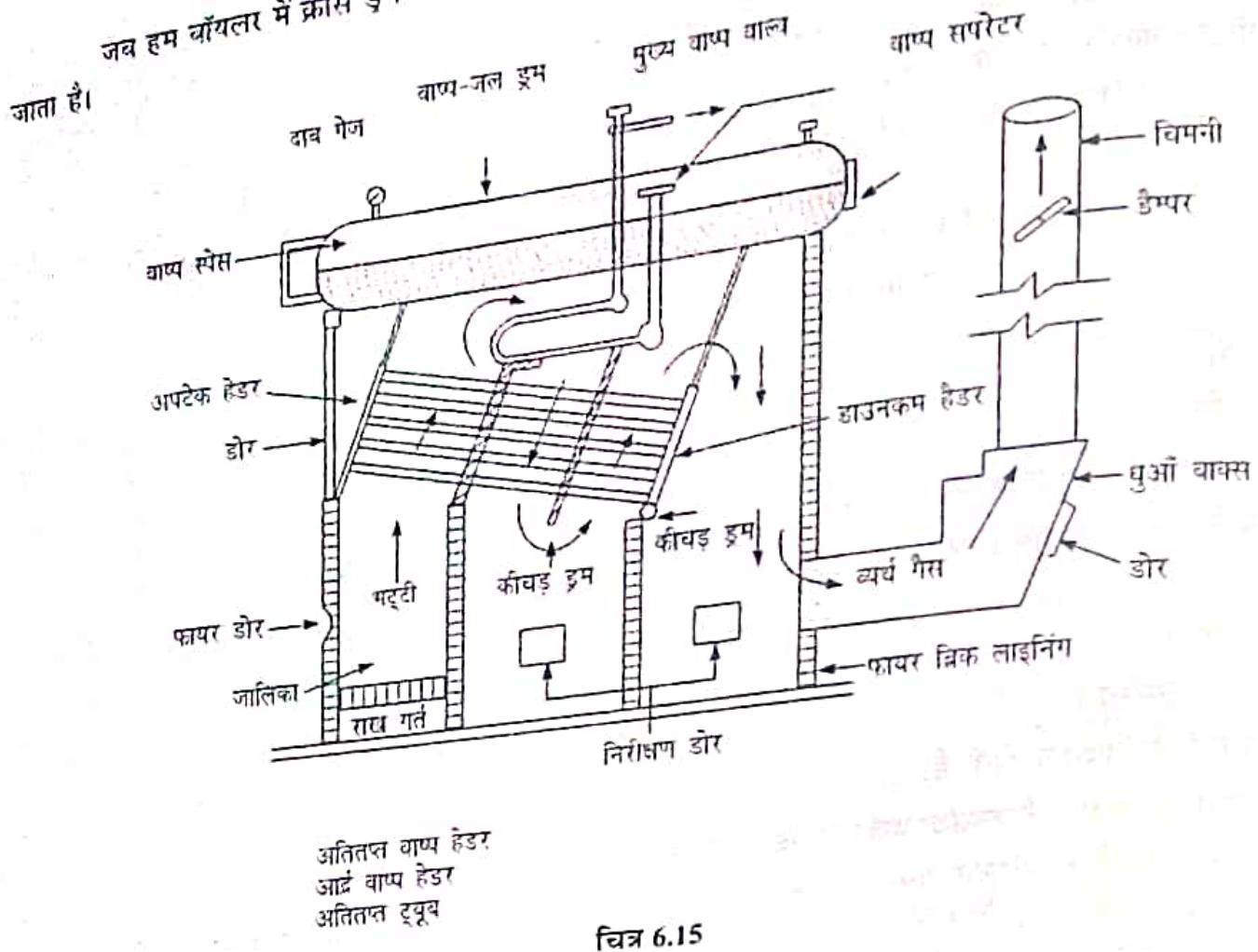
इस बॉयलर में दो निरीक्षण डोर लगे होते हैं जिससे बॉयलर का समय-समय पर रख-रखाव किया जा सके। जल नलियों में से जल तथा वाष्प को पृथक करने के लिए जल तथा वाष्प पृथक्करी लगे होते हैं। एंटी प्राइमिंग पप्प की सहायता से आर्द्ध भाष्य में से जल के कणों को पृथक किया जाता है।

प्रचालन आँकड़े

$$\text{वाष्प का दाव} = 40 \text{ bar अधिकतम}$$

$$\text{वाष्पन क्षमता} = 4000 \text{ kg/hr}$$

दक्षता = 60 - 80%
 इम की चौड़ाई = 1.22 - 1.83 m
 इम की लम्बाई = 0.096 - 0.14 m
 जल नली का व्यास = 7.62 - 10.16 cm
 अतितापक नली का व्यास = 3.84 - 5.71 m
 जब हम बॉयलर में प्रॉसेस इम का इस्तेमाल करते हैं तो वाष्प का दब बढ़कर 100 bar तथा क्षमता 27000 kJ/h होती है।

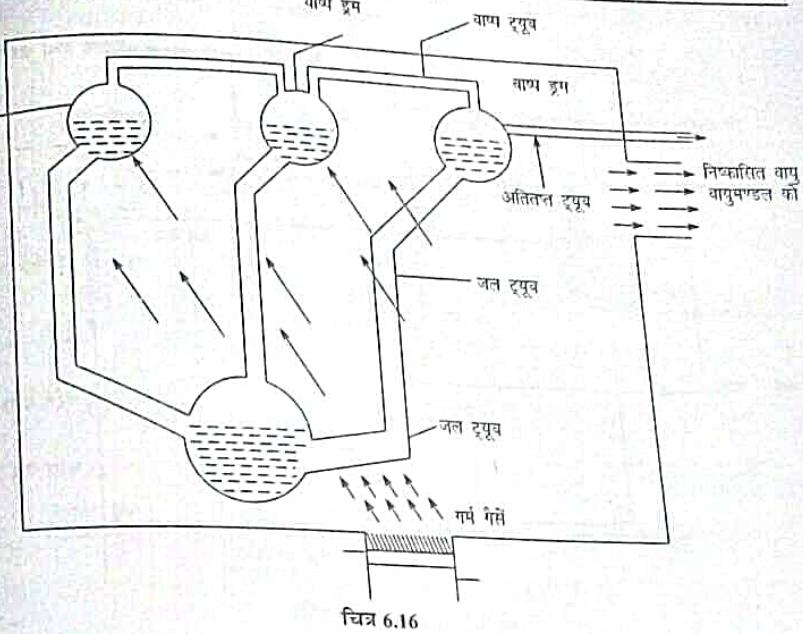


■ (ii) (b) स्टर्लिंग बॉयलर

स्टर्लिंग बॉयलर में मुख्यतः चार इम होते हैं जिनमें तीन इम भाप इम होते हैं तथा एक इम तलछट इम होता है। चारे इम आपस में मुड़ी हुई नलियों के सहारे जुड़े होते हैं। बॉयलर के निचले सिरे में दहन भट्टी होती है जिसमें ऊप्पा का दहन होता है। बॉयलर खोल की दीवारें फायर ब्रिक्स अर्थात् तापसह इटों की बनाई जाती हैं।

भरण जल, भरण पम्प की सहायता से सर्वग्रथम इम 1 में प्रवेश करता है। जल में विद्यमान निलम्बित पदार्थ तलछट इम में प्रवेश करता है। इसके पश्चात् जल नलियों में गर्म होते हुए ऊपरी इम-2 एवं इम-3 में प्रवेश करता है। भट्टी में उत्तर गर्म गैसें बफलों के सहारे निश्चित मार्ग से होते हुए ऊप्पा जल को अंतरित करती हैं। अंत में चिमनी के माध्यम से वायुमण्डल में विसर्जित हो जाती हैं।

बॉयलर में आवश्यक चढ़नार एवं उपसाधन लगे होते हैं। अतितापक से प्राप्त अतिताप भाप, वाष्प रोक वाल्व के माध्यम से पाइप द्वारा प्राथमिक चालक को उपयोग के लिए भेज दी जाती है।



प्रचालन आंकडे

वाप्पन क्षमता = 50 ton/hr

वाप्प का दाव = 55 bar

वाप्प का तापमान = 400°C

■ 2. उच्च दाव बॉयलर

उच्च दाव बॉयलर सामान्यतः जल नली बॉयलर है, जिसका दाव 80 bar से अधिक होता है। उच्च दाव बॉयलर सामान्यतः आधुनिक शक्ति संयंत्रों में प्रयोग किया जाता है।

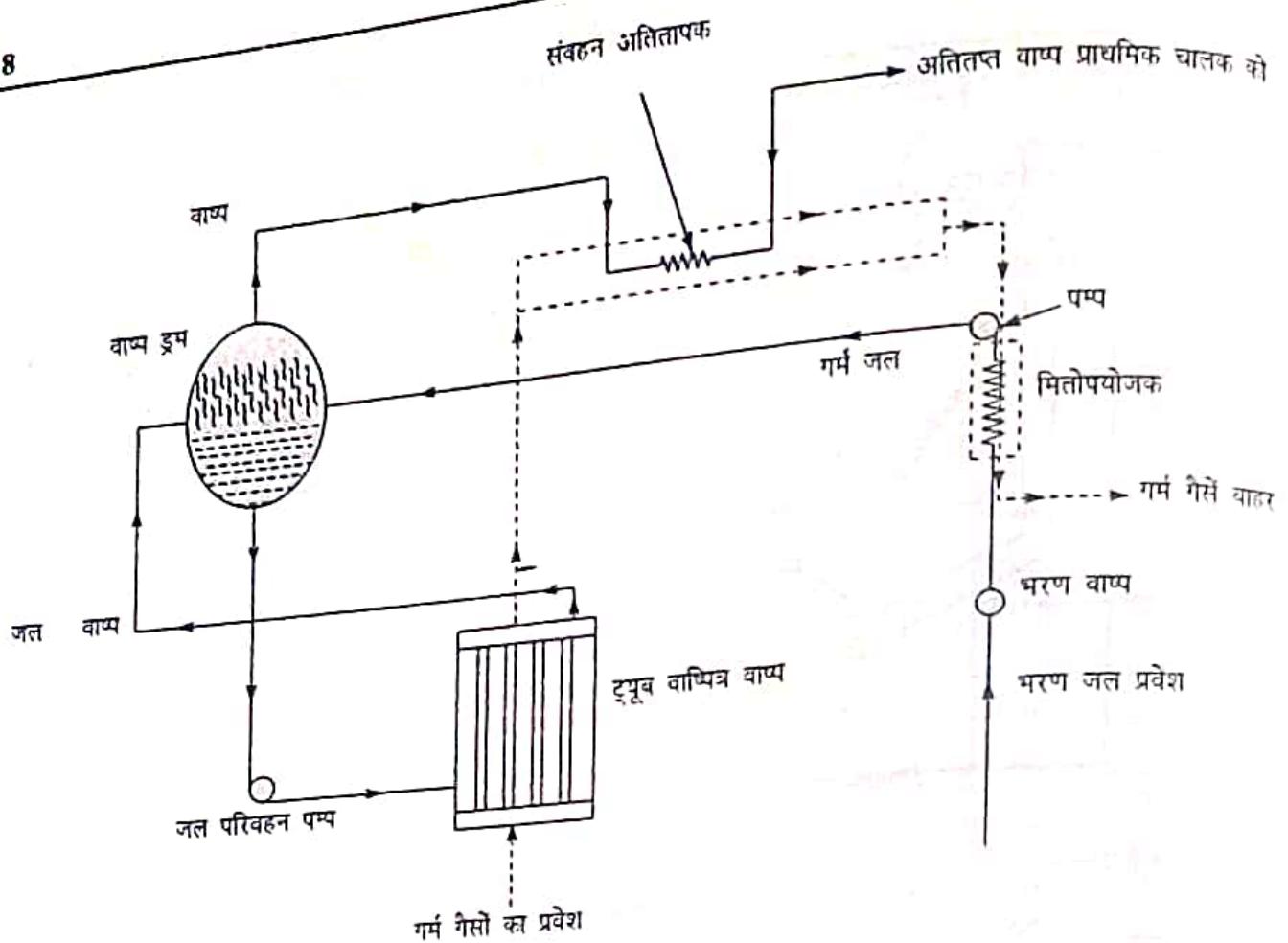
2a. ला-माउन्ट बॉयलर

ला-माउन्ट बॉयलर उच्च दाव, जल नली, प्रणोदित संचरण (Force circulation) बॉयलर है। बॉयलर की दक्षता बढ़ि के लिए उपसाधन का प्रयोग किया जाता है। प्रमुख उपसाधन हैं—संभरण पम्प, मितोपयोजक, वायु पूर्व तापक, अतितापक। तापित मुख्यतः संबहन अतितापक का प्रयोग किया जाता है।

जल क्षोत्रों से भरण पम्प की सहायता से जल सर्वप्रथम मितोपयोजक से गुजरता है जिससे भरण जल पूर्व तापित हो जाता है। यह पूर्व तापित भरण जल नलियों में प्रवाहित होता है। नलियों के ऊपर दहन कक्ष की दाघ गैसें प्रवाहित होती हैं जिससे भरण जल संतृप्त भाप में परिवर्तित हो जाता है। यह शुष्क एवं संतृप्त भाप अतितापक से अतिरिक्त ऊर्जा प्राप्त कर अतिताप भाप में परिवर्तित हो जाता है।

दहन के लिए वायु को वायुपूर्वतापक की सहायता से पहले थोड़ा गरम कर लेते हैं जिससे इंधन का दहन तीव्र गति से तथा सम्पूर्ण होता है।

138



चित्र 6.17

वायु पूर्वतापक, मितोपयोजक तथा अतितापक की अतिरिक्त ऊष्मा दहन कक्ष की बची गैसों द्वारा प्रदान किया जाता है।
प्रचालन आँकड़े

वाष्पन क्षमता = 45–50 ton/bar

वाष्प का दाब = 120–130 bar

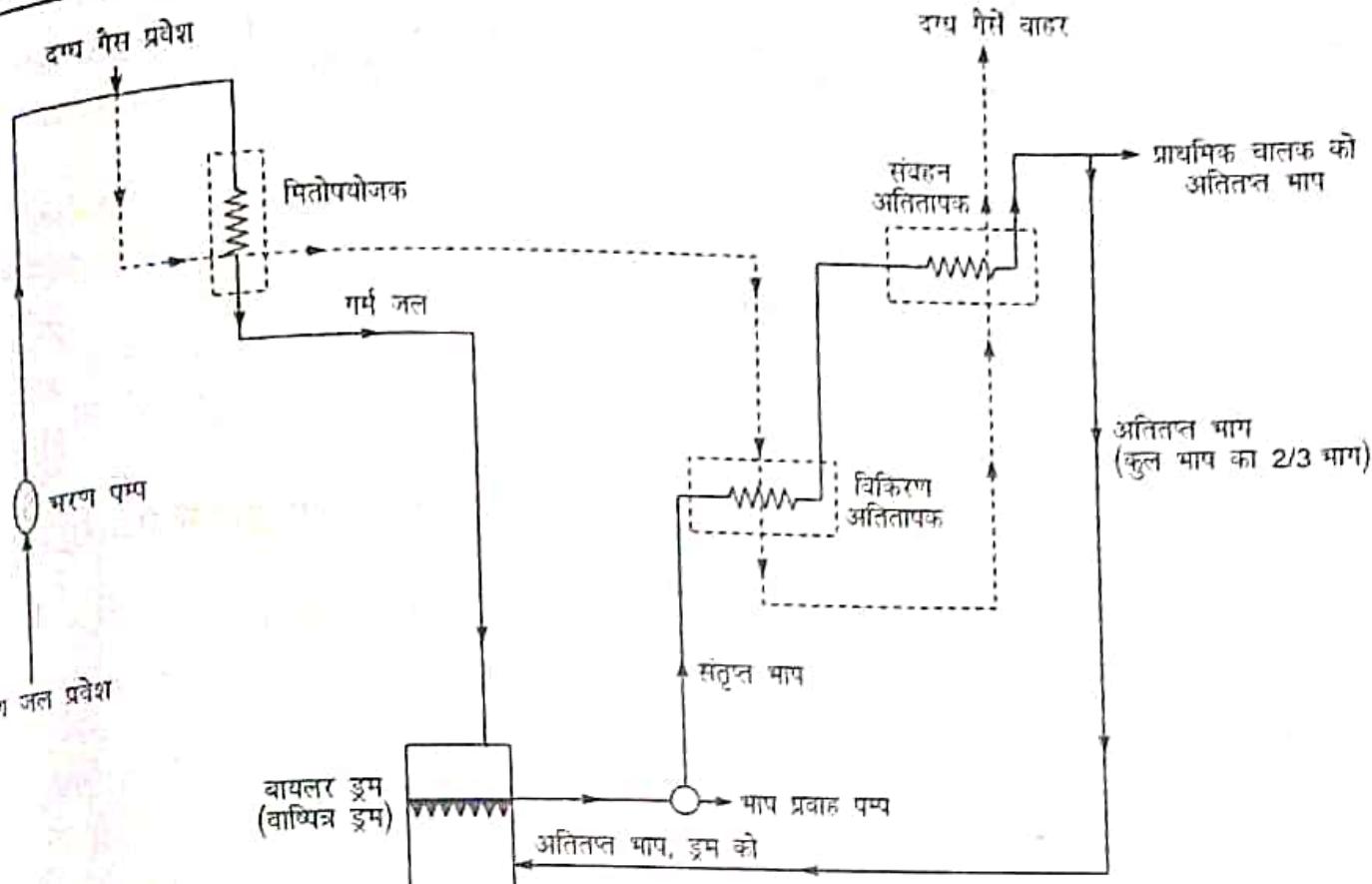
वाष्प का तापमान = 500° C

2 b. लो-एफलर बॉयलर

यह एक जल नली प्रणोदित संचरण बॉयलर है। बॉयलर का व्यवस्थित आरेख चित्र 6.18 में है—

क्रियाविधि—

भरण पम्प की सहायता से भरण जल मितोपयोजक में प्रवेश करता है जहाँ से यह गर्म जल बॉयलर वाष्पित्र में प्रवेश करता है। संतृप्त भाष वॉयलर वाष्पित्र ड्रम में अतितापक के दो चरणों में प्रवेश करता है। प्रथम चरण विकिरण सुपरहीटर (Radiant superheater) तथा द्वितीय चरण संचरण सुपरहीटर (Convective superheater) होता है। इन दोनों चरणों में अतितप्त भाष, भाष प्रवाह पम्प (Steam circulating pump) द्वारा प्राथमिक चालक में प्रवेश करता है। कुल उपजी अतितप्त भाष का लगभग एक-तिहाई भाग प्राथमिक चालक को भेजा जाता है तथा बचे दो-तिहाई भाग को वापस वाष्पित्र ड्रम में भेज दिया जाता है, जल के वाष्पन के लिए। दाघ गैसों का पथ चित्र 6.18 में दर्शाया गया है।



चित्र 6.18

- ० जल एवं स्थल दोनों के लिए लाभदायक होता है।
- ० भाष का तापमान अपने तल पर बना रहता है।
- ० अवसाद जमा नहीं होता है।
- ० भार का बदलाव वाष्प निर्माण को प्रभावित नहीं करता है।
- ० बॉयलर का साइज सुगठित होता है।

2-c बेनसन बॉयलर

यह एक उच्च दाब बॉयलर, उच्च क्षमता बॉयलर है। इसे 1922 से 1927 ई० के बीच बेनसन द्वारा पश्चिमी जर्मनी में निर्मायित चलाया गया था।

बेनसन बॉयलर का सिद्धान्त निम्नलिखित है—

“जब बॉयलर का दाब क्रान्तिक दाब तक बढ़ा दिया जाता है तब जल एवं भाष के घनत्व समान हो जाते हैं जिससे तुल्य का निर्माण नाश्य के बराबर हो जाता है। जब बुलबुले का निर्माण शून्य हो जाता है तब तापीय प्रतिरोध भी खत्म हो जाता है जिससे ऊष्मा प्रवाह दर बढ़ जाती है।”

बॉयलर में सर्वप्रथम भरण जल की गुप्त ऊष्मा को 235 bar तक सम्पीड़ित करके दूर किया जाता है। इस प्रकार भरण जल का दाब क्रान्तिक दाब से अधिक होता है तथा जल की गुप्त ऊष्मा शून्य होती है।

भरण पम्प से भरण जल मिटोपयोजक से होते हुए समान्तर विकिरण ट्यूबों से गुजरता है, जहाँ पर यह आंशिक रूप में वापित्र होता है। यह आंशिक रूप से वापित्र हुआ जल एवं वाष्प मध्य भाग में जाता है जहाँ यह भाष में परिवर्तित हो जाता

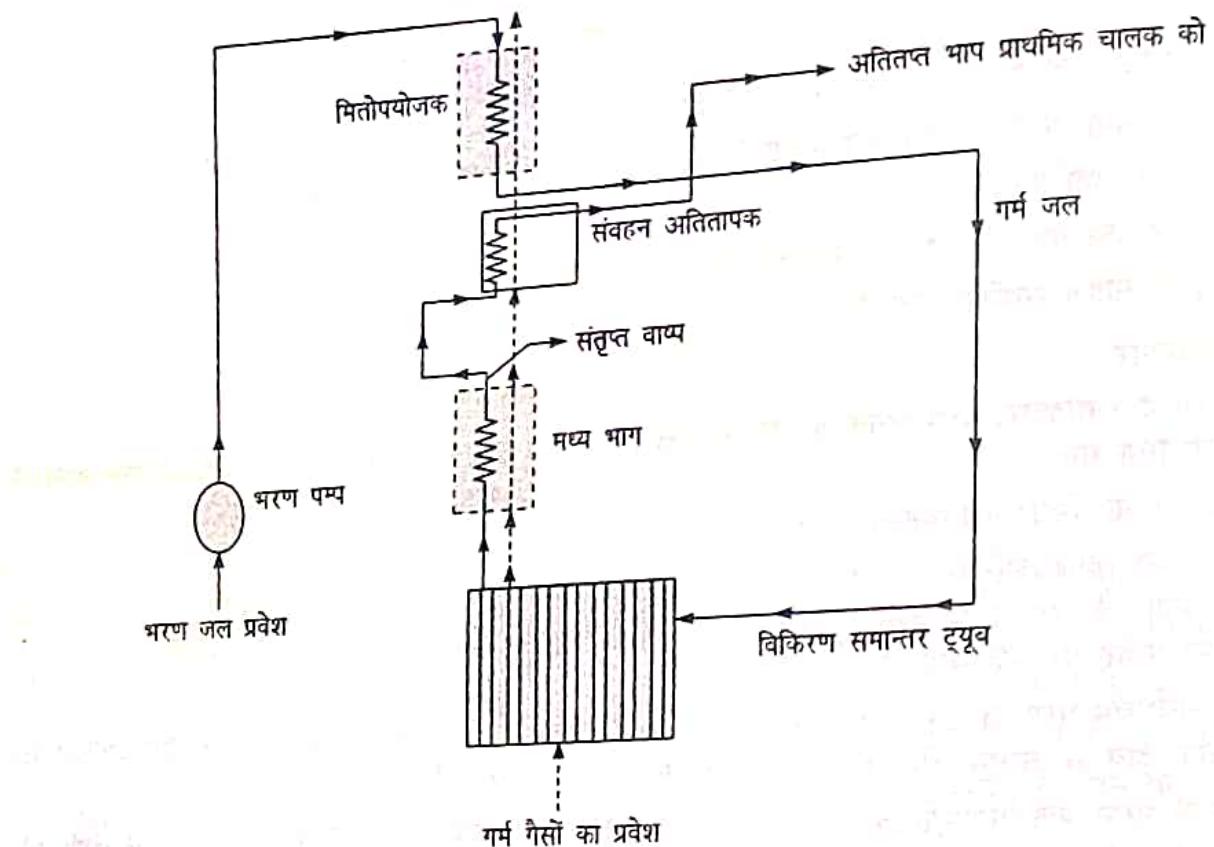
140

- है। यह संतुप्त भाप पुनः संवहन अतितापक (Convective superheater) में प्रवेश करता है, जिससे यह अतितापक परिवर्तित हो जाता है। यह अतितापक भाप प्राथमिक चालक को प्रवाहित किया जाता है।
- दग्ध गैसों का प्रवाह पथ, आरेख में प्रदर्शित किया गया है।
- यह इकहरा, प्रणोदित जल संचरण प्रकार का बॉयलर है।
- बॉयलर की विशिष्टियाँ
 - ईधन के रूप में द्रव ईधन (जैसे पेट्रोलियम) का प्रयोग किया जाता है।
 - तापमान = 650°C
 - भाप का दाब = 500 bar
 - भाप उत्पादन दर $\approx 150 \text{ ton/hr}$
 - बॉयलर इम की आवश्यकता नहीं होती है, क्योंकि जल का प्रवाह सीधे वाष्पित्र भाग में होता है।

बॉयलर के लाभ

- बॉयलर सुगठित (Compact) होता है, जिससे कम क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है।
- बॉयलर का भार कम होता है, चूंकि कोई बॉयलर इम उपस्थित नहीं होता है।
- बॉयलर की लागत कम होती है।
- बॉयलर के अंगों तकों आसानी से बदला जा सकता है।
- दुर्घटनाएँ कम होती हैं।

गर्म गैसे बाहर



चित्र 6.19

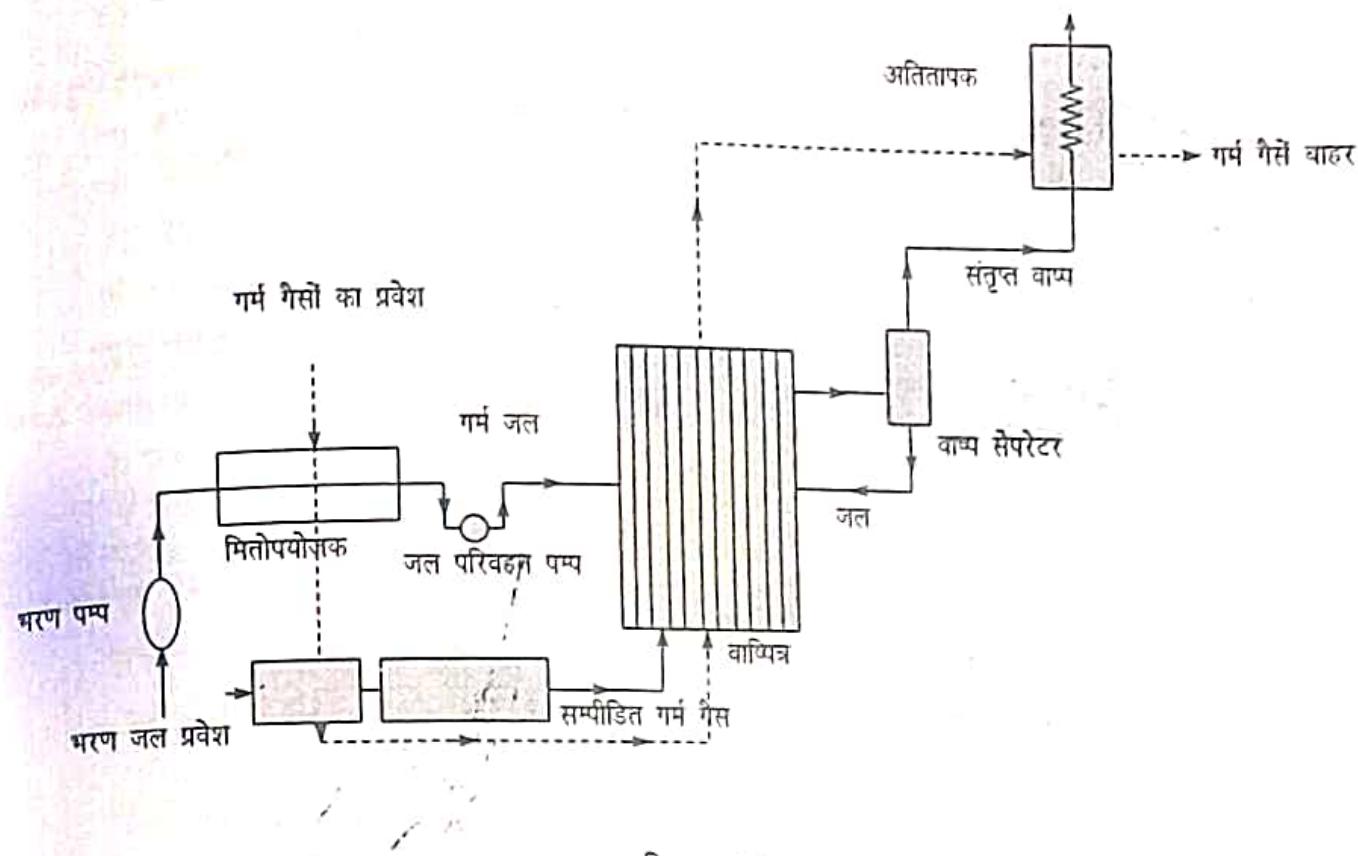
बॉयलर की हानियाँ

- चूंकि जल सीधे वापिस नलियों में जाता है, इसलिए अवसाद का जमाव अधिक होता है, जिसे बार-बार साफ करना पड़ता है।
- इस कमी को दूर करने के लिए अति शुद्ध जल का प्रयोग किया जाता है।

विलाक्स बॉयलर (Velox Boiler)

- यह बॉयलर निम्न सिद्धान्त पर आधारित है—
- “यदि ऊप्पा अंतरण करने वाली गैसों की गति बढ़ाकर ध्वनि गति से अधिक कर दी जाए तो ऊप्पा अंतरण की दर भी बढ़ जाती है।”

अतितप्त भाष प्राथमिक चालक को



चित्र 6.20

न्याविधि—

भरण जल, मितोपयोजक से होते हुए पम्प की सहायता से ट्यूब वापिस भाग में आता है। इस भाग से वाप को वाप सेपरेटर (Steam separator) की सहायता से अलग कर लेते हैं जिसे अतितापक में भेजकर अतितप्त भाष में परिवर्तित करते हैं। यह अतितप्त भाष पुनः प्राथमिक चालक को प्रवाहित कर दी जाती है।

इस बॉयलर में एक गैस टरबाइन को प्रयोग किया जाता है जिसे गर्म गैसें दहन भट्टी से प्राप्त होती हैं। यह गैस टरबाइन के अक्षीय संपीडक को चलाता है जो वायु का दाव वातावरणीय दाव से बढ़कर दहन कक्ष दाव तक पहुँचा देता है। दहन गैसें वापिस, अतितापक, गैस टरबाइन से होते हुए वायुण्डल में निकाल दी जाती हैं। इस बॉयलर की भाष उत्पादन दर 100 ton/hr होती है।

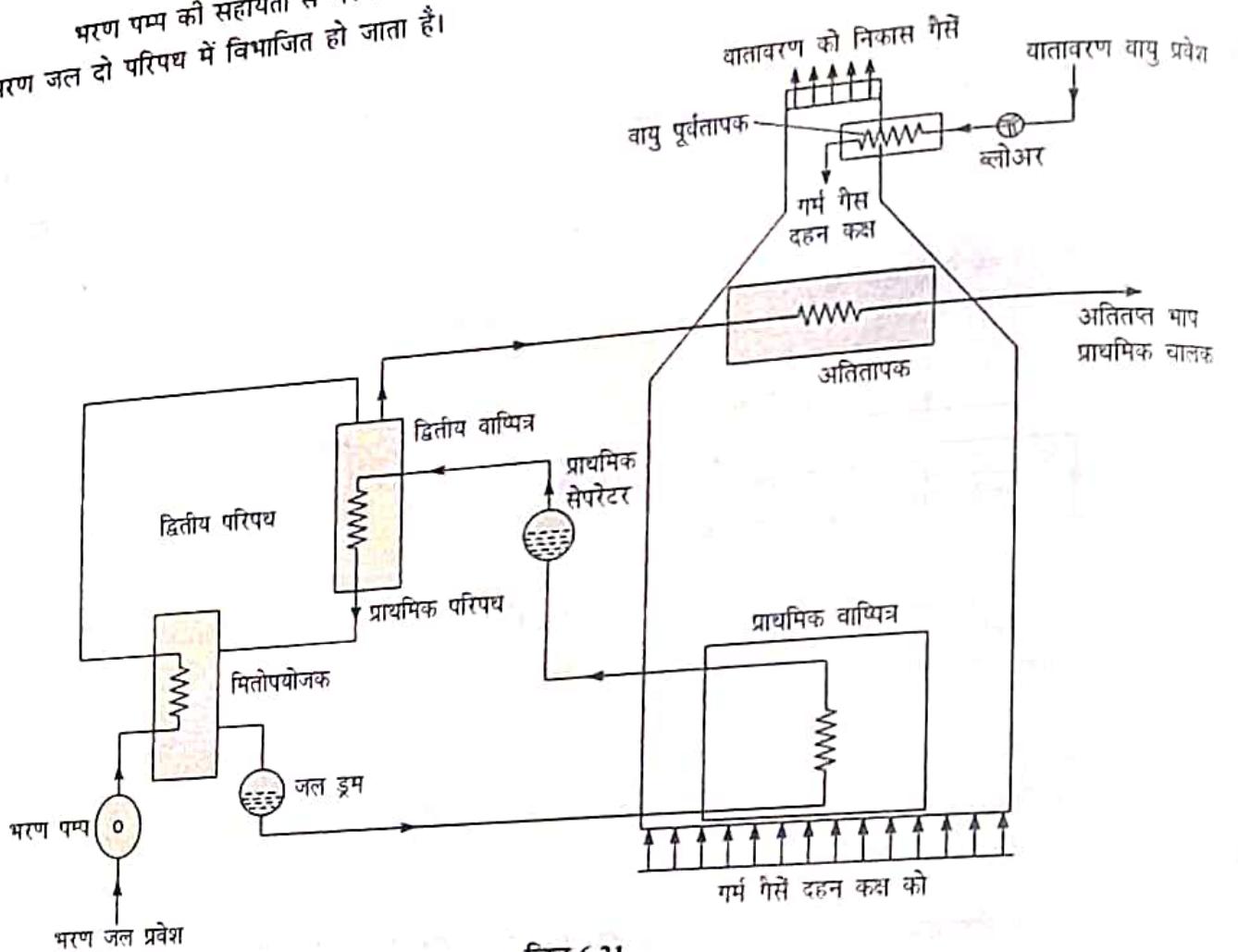
142

बॉयलर के लाभ

- सुगंधित एवं नम्ब होता है।
- उच्च दहन दर होती है।
- आसानी से शुरू हो जाता है।
- बाहरी प्रवात उपकरण वी आवश्यकता नहीं होती है।

2 e. स्किमिड हार्टमैन बॉयलर (Schmidt-Hartman Boiler)

यह एक उच्च दाब, जल नली एवं दो भाप निर्माण परिपथ वाला बॉयलर होता है। भरण पाप की सहायता से भरण जल सर्वप्रथम जल तापक (Feed water heater) में प्रवेश करता है, जहाँ यह भरण जल दो परिपथ में विभाजित हो जाता है।



चित्र 6.21

यह दो परिपथ क्रमशः प्राथमिक परिपथ तथा द्वितीयक परिपथ होते हैं। प्राथमिक परिपथ में क्रमशः जल इम, प्राथमिक वाष्पित्र, प्राथमिक सेपरेटर तथा द्वितीयक परिपथ में द्वितीयक वाष्पित्र लगा होता है।

भरण जल मितोपयोजक से होते हुए दोनों परिपथों में प्रवाहित होता है जैसा कि चित्र में दिखाया गया है। प्राथमिक परिपथ से जल, जल इम से होते हुए प्राथमिक वाष्पित्र में तथा प्राथमिक सेपरेटर (पृथक्कारी) में जाती है जहाँ यह द्वितीयक वाष्पित्र में प्रवेश करती है।

भाप जनित्र या बॉयलर

द्वितीयक परिषय में मितोपयोजक से गर्म जल द्वितीयक वाणिज में प्रवेश करता है। अतितापक से अतिताप भाप प्राथमिक चालक को प्रवाहित किया जाता है। भाप का दाब 35-130 bar के बीच में होता है। ब्लोअर की सहायता से ठण्डी वायु, वायु पूर्व तापक को भेजी जाती है जहाँ यह दहन कक्ष में प्रवेश करती है।

6.9. बॉयलर निष्पादन

बॉयलर का निष्पादन हम उन घटकों (Parameter or factor) के आधार पर करते हैं जो भाप के उत्पादन को प्रत्यक्ष या अप्रत्यक्ष रूप से प्रभावित करता है। बॉयलर का निष्पादन हम ऊप्पा हानि के आधार पर भी करते हैं।

बॉयलर का निष्पादन निम्न पदों के रूप में किया जाता है—

- (i) वापीकरण क्षमता (kg/hr या ton/hr)
- (ii) तापीय दक्षता
- (iii) दहन भट्टी द्वारा मुक्त ऊप्पा/आयतन
- (iv) ऊप्पा अंतरण क्षेत्र $\text{kJ}/\text{m}^3 \cdot \text{hr}$
- (v) दहन दर प्रति ग्रेट क्षेत्रफल

बॉयलर के ट्रायल या प्रचालन के लिए निम्न आँकड़ों की आवश्यकता होती है—

- (i) समतुल्य वाप्पन (Equivalent Evaporation)
- (ii) बॉयलर दक्षता (Boiler Efficiency)

(i) समतुल्य वाप्पन (Equivalent Evaporation)—हम जानते हैं कि सभी बॉयलरों की प्रचालन परिस्थितियाँ भिन्न-भिन्न होती हैं। अतः बॉयलरों द्वारा उत्पन्न वाप्प या वाप्पन क्षमता के आधार पर हम बॉयलरों की तुलना नहीं कर सकते हैं। कुछ ऐसे मानक आँकड़े होते हैं जिनके आधार पर हम बॉयलर की तुलना करते हैं। यह मानक आँकड़े भरण जल की मात्रा, उत्पादित भाप की मात्रा, कार्यकारी दाब, तापमान के रूप में होता है।

सामान्य मानक आँकड़े

भरण जल का तापमान = 100°C

कार्यकारी दाब = 1.013 bar

शुष्क एवं संतुप्त उत्पादित भाप का तापमान = 100°C

गुप्त ऊप्पा का मान = 22.57 kJ/kg

100°C से 100°C पर समतुल्य वाप्पन, “प्रति किलोग्राम इंधन के दहन से उत्पादित भाप की मात्रा (kg में), बॉयलर का समतुल्य वाप्पन कहलाता है।” इसे ‘E’ द्वारा प्रदर्शित किया जाता है। गणितीय रूप से—

$$E = \frac{\text{भरण जल को वापीकृत करने हेतु आवश्यक कुल ऊप्पा की मात्रा}}{22.57}$$

$$E = \frac{m_a (h - h_f)}{h_{fg}} = \frac{m_a (h - h_f)}{2257}, \text{ kg}$$

जहाँ m_a = प्रति घण्टे उत्पादित भाप की मात्रा P दाब पर

h = कुल ऊप्पा या एन्थालपी

144

h_f = जल की ज्वेय ऊष्मा
 h_{fg} = जल की गुप्त ऊष्मा = 22.57 kJ/kg
 वाष्पन गुणांक (Evaporation factor) — वास्तविक कार्यकारी परिस्थितियों में 1 kg जल द्वारा ली गई ऊष्मा का मात्रा तथा 1 kg जल के वाष्पन के लिए आवश्यक ऊष्मा की मात्रा के अनुपात को वाष्पन गुणांक कहते हैं।
 इसे ' F_e ' द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$F_e = \frac{h - h_f}{2257}$$

F_e का मान सदैव 1 से अधिक होता है।

वास्तविक वाष्पन (Actual Evaporation) — यह वाष्पित जल या उत्पादित भाष की मात्रा तथा प्रयोग की गई इधन की मात्रा का अनुपात होता है। इसे ' m_a ' द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

$$m_a = \frac{m_s}{m_f} \text{ kJ/kg fuel}$$

जहाँ m_s = उत्पादित भाष की मात्रा

m_f = प्रयोग की गई इधन की मात्रा

(ii) बॉयलर दक्षता (Boiler Efficiency) — यह ऊष्मा उत्पादन के लिए प्रयोग की गई वास्तविक ऊष्मा की मात्रा तथा दहन कक्ष में प्रयुक्त इधन की मात्रा का अनुपात होता है। गणितीय रूप से —

$$\eta_B = \frac{m_a (h - h_f)}{C}$$

$$\eta_B = \frac{m_s (h - h_f)}{m_f C}$$

$$m_a = \frac{m_s}{m_f}$$

जहाँ m_a = वास्तविक वाष्पन

m_s = वाष्पन की मात्रा kg में

m_f = इधन की मात्रा kg में

h = कुल ऊष्मा (एन्थालपी)

h_f = वाष्प की ज्वेय ऊष्मा

C = इधन का ऊष्मीय मान

बॉयलर की दक्षता निम्न घटकों पर निर्भर करती है—

(a) अचल या स्थिर घटक (b) चल घटक

(a) अचल घटक — इसमें निम्न घटक सम्मिलित हैं—

(i) बॉयलर का डिजाइन (जैसे—आकार, आकृति, व्यास आदि)

(ii) ऊष्मा वापसी उपकरण (Heat recovery equipment) जैसे—मितोपयोजक

(iii) बॉयलर का पदार्थ आदि।

भाप जनिन्न या बॉयलर

(b) चल घटक—

- वायु प्रवाह स्थिति
- वास्तविक दहन दर
- प्रवात उपकरण
- आर्द्धता एवं तापमान
- ऊप्पा अंतरण क्षेत्र आदि।

Table 1 : जल नली बॉयलर एवं धूप्र नली बॉयलर में अन्तर

| क्र०सं० | विवरण | धूप्र-नली बॉयलर | जल नली बॉयलर |
|---------|---------------------|--|--|
| 1. | जल एवं दाघ गैस पथ | दाघ गैसे नलियों में तथा जल इन नलियों के चारों ओर प्रवाहित होता है। | जल नलियों में तथा दाघ गैसें इन नलियों के चारों ओर प्रवाहित होती हैं। |
| 2. | दहन भट्टी की स्थिति | अंतःदहित | बाह्य दहित |
| 3. | बॉयलर डिजाइन | कठिन | सरल |
| 4. | दक्षता | कम | ज्यादा |
| 5. | प्रचालन दाव | 16 वार तक | उच्च दाव (लगभग 100 bar तक) |
| 6. | क्षमता | 20 ton/hr | उच्च क्षमता बॉयलर |
| 7. | क्षेत्रफल | अधिक क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है। | कम क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है। |
| 8. | रिस्क | विस्फोटन की संभावनाएँ कम होती हैं, चौंकि निम्न दाव बॉयलर है। | विस्फोटन की संभावनाएँ अधिक होती हैं, चौंकि उच्च दाव बॉयलर है। |
| 9. | जल उपचार | आवश्यकता नहीं होती है। | आवश्यक होता है। |
| 10. | अनुरक्षण | अधिक अनुरक्षण की आवश्यकता होती है। | कम अनुरक्षण की आवश्यकता होती है। |

6.10. नेस्लर बॉयलर

नेस्लर बॉयलर एक क्षेत्रिज अक्ष बॉयलर है और आग ट्यूब के प्रकार के बॉयलर से सम्बन्धित है। बॉयलर के खोल में दो मोटे हल्के स्टील प्लेट के बीच में बड़ी संख्या में फायर ट्यूब लगे होते हैं। वर्नर अंत से दूसरे छोर तक फैली एक बड़ी व्यास की भट्टी ट्यूब का उपयोग एक धुएँ के डिब्बे से दूसरे धुएँ के बक्से तक गर्म गैसों को ले जाने के लिए किया जाता है। निकास गैसों की अस्वीकृति के लिए रियर एण्ड स्प्रोक बाक्स चिमनी प्रदान की जाती है। इंधन को जलने के लिए उपयोग किया जाता है। वह एक चिपचिपा तरल पदार्थ होता है जिसे पहले 80°C तक गर्म किया जाता है और फिर जलने के उद्देश्य से आपूर्ति की जाती है। नेस्लर बॉयलर 10-11 वार दाव तक भाप पहुँचा सकता है।

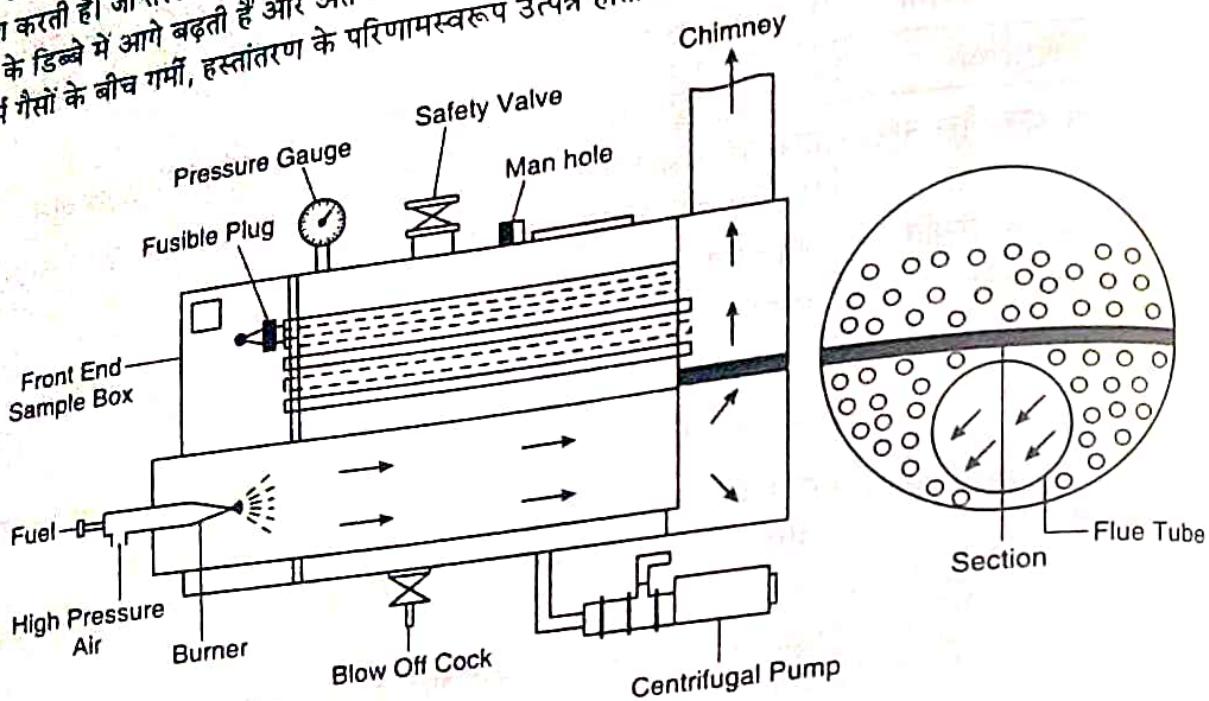
नेस्लर बॉयलर के अंग—

- | | | | |
|----------------|-----------------------|--|-------------------------|
| 1. दाव गेज | 2. रोक वाल्व | 3. सुरक्षा वाल्व | 4. मेन होल |
| 5. चिमनी | 6. Rear and Smoke Box | 7. Centrifugal पम्प (अपकेन्द्रीय पम्प) | |
| 8. निकास टोटी | 9. दाघ गैस ट्यूब | 10. वर्नर | 11. Front and Smoke Box |
| 12. गलनीय प्लग | | | |

146

■ क्रियाविधि

नेस्लर बॉयलर ईंधन और उच्च दबाव हवा का कार्य वायु ईंधन मिश्रण का उत्पादन करने के लिए पिलाया जाता है। जिसमें जलने वाली गर्म गैसों का उत्पादन में जलने वाली गर्म गैसों का उत्पादन करता है। गर्म गैसें भट्टी ट्यूब के माध्यम से चलती हैं और नेस्लर बॉयलर के रियर एण्ड स्पोक बॉक्स में प्रवेश करती हैं। पीछे के धुएँ के डिब्बे से गर्म गैसें आगे के अंतिम धुएँ के डिब्बे में आगे बढ़ती हैं और अंत में गर्म गैसें चिमनी की ओर बढ़ती हैं, जहाँ से वे वायुमण्डल में समाप्त हो जाती हैं। भाप गर्म गैसों के बीच गर्मी, हस्तांतरण के परिणामस्वरूप उत्पन्न होती है और पानी ऊपर के भाग कक्ष में एकत्र किया जाता है।



चित्र 6.22

|| सारांश ||

- बॉयलर—एक ऐसा बंद पात्र जिसकी क्षमता 10 गैलर से अधिक होती है तथा स्वच्छतापूर्वक वाष्प उत्पादन के लिए प्रयोग किया जाता है, बॉयलर कहलाता है।
बॉयलर के मुख्य भाग निम्नलिखित हैं—
 - बॉयलर खोल
 - दहन कक्ष
 - जालिका
 - दहन भट्टी
 - तापक सतह
 - चढ़नार
 - उपसाधन
 - भरण पम्प
 - चिमनी एवं पंखे
 - ट्यूब एवं हेडर आदि।
- बॉयलर चढ़नार—यह बॉयलर के सुरक्षित परिचालन में सहायक होते हैं।

- दाब गेज-यह भाप के दाब का मापन करता है। मुख्यतः दो प्रकार का होता है-
 - डायफ्राम दाब गेज
 - बर्डन दाब गेज
- सुरक्षा वाल्व-यह बॉयलर में उपजे अत्यधिक दाब को कम करने के लिए प्रयोग किया जाता है। सुरक्षा वाल्व मुख्यतः तीन प्रकार का प्रयोग किया जाता है-
 - (i) स्थिर या अचल सुरक्षा वाल्व
 - (ii) लोवर सुरक्षा वाल्व
 - (iii) स्प्रिंग चलित सुरक्षा वाल्व
 - जल तल सूचक-यह बॉयलर इम में जल के तल के मापन के लिए प्रयोग किया जाता है।
 - भाप रोक वाल्व-यह भाप के प्रवाह को नियन्त्रित करता है।
 - संभरण चेक वाल्व-बॉयलर इम में जल के प्रवाह को नियन्त्रित करता है।
 - निकास टोंटी-आवश्यकतानुसार बॉयलर इम में जल के विसर्जन के लिए प्रयोग किया जाता है।
 - गलनीय प्लग-अतितापन से दहन भट्टी को सुरक्षित करने के लिए प्रयोग किया जाता है।
- बॉयलर उपसाधन-बॉयलर की दक्षता के लिए प्रयुक्त उपकरण बॉयलर उपसाधन कहलाते हैं। प्रमुख उपसाधन निम्नलिखित हैं-
 - मितोपयोजक-यह भरण जल को पूर्व गर्म करने के लिए प्रयोग किया जाता है।
 - अतितापक-यह शुष्क एवं संतृप्त भाप को अतिताप भाप में परिवर्तित करने के लिए प्रयोग किया जाता है।
 - वायु पूर्वतापक-यह दहन के लिए प्रयुक्त वातावरणीय वायु को पूर्व गर्म करने के लिए प्रयोग किया जाता है।
- सरल खड़ा बॉयलर
 - निम्न दाब बॉयलर
 - धूम्र नली बॉयलर
 - क्षमता = 2500 kJ/hr
 - दाब = $7.5 - 10 \text{ bar}$
- कॉकरान बॉयलर
 - निम्न दाब, ऊर्ध्वाधर एवं धूम्रनली बॉयलर
 - क्षमता = $3500 - 4000 \text{ kg/hr}$
 - दाब = $6.5 \text{ bar} - 15 \text{ bar}$
- लंकाशायर बॉयलर
 - निम्न दाब, धूम्र नली बॉयलर
 - क्षमता = 9000 kg/hr
 - दाब = 16 bar
- रेल इंजन बॉयलर
 - धूम्र नली, चल बॉयलर
 - 9000 kg/hr
 - दाब = 14 bar
- बैबकॉक एवं विलकॉक बॉयलर
 - जल नली निम्न दाब बॉयलर
 - दाब = 40 bar

- क्षमता = 400 kg/hr
- स्टर्लिंग बॉयलर
 - जल नली बॉयलर
 - दाब = 55 bar
 - क्षमता = 50 ton/hr
- लॉमान्ट बॉयलर
 - उच्च दाब, जल नली बॉयलर
 - दाब = $120 - 130 \text{ bar}$
 - क्षमता = $45 - 50 \text{ ton/hr}$
- लो-एफलर बॉयलर
 - उच्च दाब, जल नली बॉयलर
 - स्थलों एवं समुद्रों दोनों में प्रयोग किया जाता है।
 - बॉयलर सुगठित होता है।
- ब्रेनसन बॉयलर
 - उच्च दाब, उच्च क्षमता बॉयलर
 - ईधन = तेल
 - दाब = 500 atm
 - क्षमता 150 ton/hr
- विलाक्स बॉयलर
 - उच्च दाब, पम्प प्रणोदित बॉयलर
 - क्षमता = 100 ton/hr
 - डिजाइन सुगठित एवं लचीला होता है।
- स्कमिङ्ग-हार्टमैन बॉयलर
 - उच्च दाब, जल नली बॉयलर
 - दाब = $30 - 130 \text{ bar}$
- समतुल्य वाष्पन
 - $E = \frac{m_a (h - h_f)}{h_{fg}}$
- बॉयलर दक्षता
 - $\eta = \frac{m_s (h - h_f)}{m_f \times C}$

भाप जनित्र या बॉयलर
हल—दिया है—

बॉयलर का दाब $P = 10 \text{ bar}$

बॉयलर का तापमान $= 50^\circ \text{ C} (T_{\text{sup}})$

भाप का द्रव्यमान $= 10 \text{ ton}$

ईंधन का द्रव्यमान $= 1250 \text{ kg}$

ईंधन का ऊर्ध्वीय मान $= 3000 \text{ kJ}$

भरण जल का तापमान $= 40^\circ \text{ C}$

अतितप्त भाप के लिए $C_p = 0.21 \text{ kJ/kg K}$

जल के लिए $C_p = 0.418 \text{ kJ/kg K}$

$$(i) \text{ वाष्णव गुणांक } F_e = \frac{H - h_w}{2257}$$

अतितप्त भाप के लिए

$$H = h + l + C_p (T_{\text{sup}} - T_{\text{sat}})$$

10 bar दाब पर भाप भारणी से

$$h = 7630 \text{ kJ/kg}$$

$$l = 20150 \text{ kJ/kg}$$

$$T_{\text{sup}} - T_{\text{sat}} = 10$$

$$H = 7630 + 20150 + 0.21 \times 10$$

$$H = 27801 \text{ kJ/kg}$$

$$h_w = 40 \times 0.418 \text{ kJ/kg}$$

$$h_w = 16748 \text{ kJ/kg}$$

$$F_e = \frac{27801 - 16748}{2257}$$

$$F_e = 12.31$$

(ii) समतुल्य वाष्णव

$$E = m_a \times F_e \Rightarrow \frac{m_s}{m_f} \times F_e$$

$$E = \frac{10000}{1250} \times 12.31$$

$$E = 98.48 \text{ kg}$$

(iii) बॉयलर दक्षता

$$\eta_B = \frac{m_a \times (H - h_w)}{C_v}$$

$$\eta_B = \frac{\frac{10000}{1250} \times (27801 - 16748)}{3000}$$

$\eta_B = 0.74 \text{ or } 74\%$

Ans.

उदाहरण 2. एक बॉयलर 5400 kg/hr की दर से 750 kN/m^2 दाब पर वाष्प का उत्पादन करता है। भरण का तापमान 41.5°C तथा शुष्कता घनता 0.98 है। यदि ईंधन दहन दर 670 kg/hr हो एवं ईंधन का ऊर्जीय मान kJ/kg हो तो निम्न की गणना कीजिए—

(a) बॉयलर दक्षता (b) समतुल्य वाष्पन

हल— दिया है,

$$\text{वाष्प का दाब} = 750 \text{ kN/m}^2$$

$$= 7.5 \text{ bar}$$

$$\text{भरण जल तापमान} = 41.5^\circ\text{C}$$

$$\text{शुष्कता घनता } x = 0.98$$

$$\text{वाष्प/hr} = 5400 \text{ kg/hr}$$

$$\text{ईंधन/hr} = 670 \text{ kg/hr}$$

$$\text{ईंधन का ऊर्जीय मान} = 31000 \text{ kJ/kg}$$

वाष्प सारणी से 7.5 bar दाब पर—

$$h = 709.2 \text{ kJ/kg}$$

$$l = 2055.4 \text{ kJ/kg}$$

$$H = h + xl$$

$$H = 709.2 + 0.98 \times 2055.4$$

$$H = 2723.492 \text{ kJ/kg}$$

$$h_w = 4.2 \times 415$$

$$h_w = 174.3 \text{ kJ/kg}$$

$$M_a = \frac{m_s / \text{hr}}{m_f / \text{hr}}$$

$$M_a = \frac{5400}{670}$$

$$M_a = 8.06 \text{ kg}$$

(i) समतुल्य वाष्पन

$$= \frac{M_a (H - h_w)}{2257}$$

$$E = \frac{8.06 (2723.492 - 174.3)}{2257}$$

$$E = 9.1034 \text{ kg}$$

(ii) बॉयलर दक्षता

$$\eta_B = \frac{M_a (H - h_w)}{C}$$

$$\eta_B = \frac{8.06 (2723.492 - 174.3)}{31000}$$

$$\eta_B = 0.6628$$

$$\eta_B = 66.28\%$$

जनिन या बॉयलर

उदाहरण 3. एक बॉयलर द्वारा निम्न आंकड़े प्राप्त होते हैं—

भाष का दाब = 10 bar, भाष का तापमान = 250°C , प्रदत्त भरण जल = $10 \text{ kg/kg}_{\text{fuel}}$

भरण जल तापमान = 35°C , $C_p = 2.1 \text{ kJ/kg K}$ (भाष के लिए)

निम्न की गणना कीजिए—

(i) वाष्पन गुणांक
हल: $P = 10 \text{ bar}$

(ii) समतुल्य वाष्पन

$$T_{\text{sup}} = 250^\circ\text{C}$$

$$m = 10 \text{ mg/kg}_{\text{fuel}}$$

$$T_{\text{water}} = 35^\circ\text{C}$$

$$C_p = 2.1 \text{ kJ/kg K}$$

10 bar दाब पर भाष सारणी से

$$h = 763 \text{ kJ/kg}$$

$$l = 2015 \text{ kJ/kg}$$

$$t_{\text{sat}} = 179.9^\circ\text{C}$$

$$h_w = 147.0 \text{ kJ/kg}$$

[35°C तापमान]

हम जानते हैं कि

(i) समतुल्य वाष्पन

$$= \frac{M_a \times (H - h_w)}{2257}$$

$$H = h + l + C_p (T_{\text{sup}} - T_{\text{sat}})$$

$$= \frac{10 \times (2925.21 - 147.0)}{2257}$$

$$H = 763 + 2015 + 2.1(250 - 179)$$

$$H = 2925.21 \text{ kJ/kg}$$

$E = 12.309 \text{ kg}$

(ii) वाष्पन गुणांक

$$F_e = \frac{H - h_w}{2257}$$

$$F_e = \frac{2925.21 - 147.0}{2257}$$

$F_e = 1.2309$

उदाहरण 4. 1 kg कोयले के दहन से 32000 kJ ऊष्मा उत्पन्न होती है। वह दूरी ज्ञात कीजिए जो एक रेल इंजन लर 1000 kg कोयले के दहन से चलेगी यदि 10% कोयला यान्त्रिक कार्य में परिवर्तित हो रहा है। यदि रेल इंजन लर का भार 2500000 N हो तथा रेल इंजन का ट्रैफिक प्रयास 0.05 W हो।

हल : प्रश्नानुसार,

1 kg ईधन के दहन से प्राप्त ऊष्मा = 32000 kJ

1000 kg ईधन के दहन से प्राप्त ऊष्मा = $32 \times 10^6 \text{ kJ}$

$$W = 1000 \text{ kg ईधन का } 10\%$$

$$W = \frac{10}{100} \times 32 \times 10^6 \text{ kJ}$$

$$W = 32 \times 10^5 \text{ kJ}$$

$$\text{ट्रैक्टिक प्रयास} = 0.05 \times 2500000$$

$$\text{रेल इंजन का भार} = 2500000 \text{ N}$$

हम जानते हैं कि

$$F = m \times a$$

$$(25 \times 10^5 - 0.05 \times 25 \times 10^5) = \frac{25 \times 10^5}{10} \times a$$

$$a = 95 \text{ m/sec}^2$$

$$W = \frac{1}{2} mv^2$$

$$32 \times 10^5 = \frac{1}{2} \times \frac{25 \times 10^5}{10} \times v^2$$

$$v^2 = 256 \text{ m/sec}$$

$$v = 16 \text{ m/sec}$$

हम जानते हैं कि

$$v^2 = u^2 + 2as \quad \therefore u = 0$$

$$16^2 = 0^2 + 2 \times 95 \times s$$

$$s = 1.35 \text{ m}$$

उदाहरण 5. बॉयलर ट्रायल के दौरान निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं—

$$P = 10 \text{ bar}$$

$$t_1 = 50^\circ \text{C}$$

$$x = 0.95,$$

$$m_s = 4000 \text{ kg/h}$$

$$m_f = 500 \text{ kg/hr}$$

$$C = 30500 \text{ kJ/kg}$$

वाष्पन गुणांक, समतुल्य वाष्पन, बॉयलर दक्षता की गणना कीजिए।

हल : दिया है,

$$P = 10 \text{ bar}$$

$$x = 0.95$$

$$m_f = 500 \text{ kg/hr}$$

$$c = 30500 \text{ kJ/kg}$$

$$t_1 = 50^\circ \text{C}$$

$$m_s = 4000 \text{ kg/hr}$$

(i) वाष्पन गुणांक

$$F_e = \frac{H - h_w}{2257} = \frac{h + xl - h_w}{2257}$$

भाप सारणी से 10 बार भाप पर

$$h = 762.6 \text{ kJ/kg}$$

$$l = 2013.6 \text{ kJ/kg}$$

50°C पर

$$h_w = 209.3 \text{ kJ/kg}$$

$$F_e = \frac{762.6 + 0.95 \times 2013.6 - 209.3}{2257}$$

$$F_e = 1.093$$

Ans.

(ii) समतुल्य वाष्णन

$$E = \frac{M_a \times (H - h_w)}{2257}$$

$$\therefore M_a = \frac{4000}{500} = 5 \text{ kg}$$

$$E = M_a \times F_e$$

$$E = 8 \times 1093$$

$$E = 8.742 \text{ kg}$$

(iii) बॉयलर दक्षता

$$\eta_B = \frac{M_a \times (H - h_w)}{C}$$

$$\eta_B = \frac{8 \times (2675.52 - 209.3)}{30500}$$

$$\eta_B = 0.6469$$

$$\eta_B = 64.69\%$$

Ans.

उदाहरण 6. बॉयलर 100 bar दाब तथा 500°C पर 150 ton/hr से वाष्ण उत्पादन करता है। यदि भरण जल तापमान 160°C है तथा इंधन का ऊर्ध्वीय मान 22000 kJ/kg हो तो इंधन दर ज्ञात कीजिए। यदि दक्षता 86% है।

हल : दिया है—

$$P = 100 \text{ bar}$$

$$t = 500^\circ\text{C}$$

$$m_s = 100 \times 10^3 \text{ kg/hr}$$

$$\eta = 86\% = 0.86$$

$$t_{\text{sat}} = 160^\circ\text{C}$$

$$C = 22000 \text{ kJ/kg}$$

$$t_1 = 160^\circ\text{C} \text{ पर भाष सारणी से}$$

$$h_w = 675.6 \text{ kJ/kg}$$

100 bar दाब पर

$$t_{\text{sat}} = 311^\circ\text{C}$$

हम देख रहे हैं कि भाष का उत्पादन का तापमान संतुप्त तापमान से अधिक है, अतः भाष अतितुप्त भाष है।

$H = 3374.6 \text{ kJ/kg}$ (भाष सारणी से 100 bar दाब एवं 500°C तापमान पर)

$$\eta_B = \frac{m_s \times H - h_w}{m_f \times C}$$

⇒

$$m_f = \frac{m_s(H - h_w)}{\eta_B \times C}$$

$$m_f = \frac{100 \times 10^3 (3374.6 - 675.6)}{0.86 \times 22000}$$

$$m_f = 14265.33 \text{ kg}$$

उदाहरण 7. बॉयलर में ट्रायल के दौरान एक दिन में 1250 kg/day कोयला प्रयोग किया जाता है। उत्पादन 13000 kg/day तथा दाब 7 bar है। भरण जल तापमान 40°C है। ईंधन का ऊष्मीय मान 3000 kJ/kg कुल ऊष्मा का मान 2570.7 kJ हो तो E एवं η_B की गणना कीजिए।

हल :

$$m_f = 1250 \text{ kg/day}$$

$$m_s = 13000 \text{ kg/day}$$

$$P = 7 \text{ bar}$$

$$t = 40^\circ \text{C}$$

$$H = 2570.7 \text{ kJ/kg}$$

$$C = 30000 \text{ kJ/kg}$$

(i)

$$E = \frac{M_a (H - h_w)}{2257}$$

$$E = \frac{m_s}{m_f} \times \frac{(H - h_w)}{2257}$$

$$E = \frac{13000}{1250} \times \frac{(2570.7 - 167.2)}{2257}$$

$$h_w = mC_p dT$$

$$h_w = 1 \times 4.18 \times (40 - 0)$$

$$h_w = 167.2$$

$$E = \frac{104 \times (2570.7 - 167.2)}{2257}$$

$$E = 11.075 \text{ kg}$$

(ii)

$$\eta_B = \frac{M_a (H - h_w)}{C}$$

$$\eta_B = \frac{104 \times (2570.7 - 167.2)}{30000}$$

$$\eta_B = 0.833$$

$$\eta_B = 83.3\%$$

|| अभ्यास ||

महत्वपूर्ण प्रश्न

1. रेल इंजन बॉयलर का सचित्र वर्णन कीजिए। (2002)
2. एक बॉयलर का दाब 10 bar तथा तापमान 50°C है। बॉयलर द्वारा 10 टन अतितप्त धाप का उत्पादन किया जा रहा है तथा 1250 kg कोयला ईंधन के रूप में प्रयोग किया जा रहा है। यदि भरण जल का तापमान 40°C तथा ईंधन का ऊष्मीय मान 3000 kJ है, तिन्हि की गणना कीजिए—
 (a) वाष्पन गुणांक (b) समतुल्य वाष्पन (c) बॉयलर (2002)
3. बॉयलर उपसाधन एवं चढ़नार को वर्गीकृत कीजिए। किन्हीं दो बॉयलरों को समझाइए। (2003)
4. एक बॉयलर 5400 kg/hr की दर से 750 kN/m^2 दाब पर वाष्प का उत्पादन करता है। भरण जल का तापमान 41.5°C तथा शुष्कता भिन्नता 0.98 है। यदि ईंधन दहन दर 670 kg/hr हो एवं ईंधन का ऊष्मीय मान 31000 kJ/kg हो तो तिन्हि की गणना कीजिए—
 (a) बॉयलर दक्षता (b) समतुल्य वाष्पन (2003, 09)
 (2004)
5. एक अच्छे बॉयलर के लिए क्या आवश्यक होता है? (2004)
6. ला-मान्ट बॉयलर का वर्णन कीजिए। (2004)
7. स्टर्लिंग बॉयलर की संरचना एवं क्रियाविधि लिखिए। (2005, 10)
8. एक बॉयलर के द्रायल द्वारा तिन्हि आँकड़े प्राप्त होते हैं—
 धाप का दाब = 10 bar
 धाप का तापमान = 10 kg/kg fuel
 भरण जल तापमान = 35°C
 $C_p = 2.1 \text{ kg/kg K}$ (धाप के लिए)
- निम्न की गणना कीजिए—
- (i) वाष्पन गुणांक (ii) समतुल्य वाष्पन (2006)
9. कॉकरान बॉयलर का वर्णन कीजिए। (2007)
10. तिन्हि दाब बॉयलर एवं उच्च दाब बॉयलर के लाभ एवं हानियों की विवेचना कीजिए। (2008)
11. वाष्प शक्ति संयंत्रों में प्रयुक्त विभिन्न बॉयलरों के नाम लिखिए। उच्च दाब बॉयलर में प्रयुक्त विभिन्न चढ़नार एवं उपसाधनों के कार्यों का वर्णन कीजिए। (2009)
12. तिन्हि को समझाइए—
 (a) मितोपयोजक का चुनाव (b) विभिन्न बॉयलरों का वर्गीकरण (2010)
13. आरेख द्वारा ला-मान्ट बॉयलर की क्रियाविधि का वर्णन कीजिए। (2011)
14. 1 kg कोयले के दहन से 32000 kJ ऊष्मा उत्पन्न होती है। वह दूरी ज्ञात कीजिए जो एक रेल इंजन बॉयलर 1000 kg कोयले के दहन से चलेगी यदि 10% कोयला यांत्रिक कार्य में परिवर्तित हो रहा हो। यदि रेल इंजन बॉयलर का भार 2500000 N हो तथा रेल इंजन का ट्रैकिट प्रयास 0.05 W हो। (2011)
15. बॉयलर में तिन्हि के कार्यों का वर्णन कीजिए—
 (a) भरण चेक वाल्व (b) गलनीय प्लग (c) मितोपयोजक (d) जल तल सूचक (2011)
16. उच्च दाब बॉयलर एवं तिन्हि दाब बॉयलर की विवेचना कीजिए। स्टर्लिंग बॉयलर का वर्णन कीजिए। (2012)
17. ला-माउन्ट बॉयलर का सचित्र वर्णन कीजिए। (2013)
18. तिन्हि पर संक्षिप्त टिप्पणी लिखिए—
 (i) मितोपयोजक (ii) धाप जनित्र के प्रकार (2013)

156

♦ अन्य महत्वपूर्ण प्रश्न

- बॉयलर के 6 सण्टे द्रायल के बाद निम्न आंकड़े प्राप्त होते हैं—
भाप का दबाव = 12 bar, $m_s = 4000 \text{ kg}$, $x = 0.85$, $t_1 = 30^\circ \text{C}$, $m_f = 4000 \text{ kg}$, $C = 33400 \text{ kJ/kg}$
निम्न की गणना कीजिए—
 - (i) वाष्पन गुणांक
 - (ii) समतुल्य वाष्पन
 - (iii) बॉयलर दक्षता

उत्तर— (i) 1.045, (ii) 10.45 kg, (iii) 70.65%
- बॉयलर के द्रायल के दौरान निम्न आंकड़े प्रदत्त होते हैं—
ईधन की मात्रा = 250 kg, ईधन का ऊर्जीय मान = 30000 kJ/kg, भाप की मात्रा = 2000 kg, भाप का दबाव = 250 kg, भरण जल का तापमान = 30° C, E & η का मान ज्ञात कीजिए।

शुष्कता भिन्नता = 0.90, भरण जल का तापमान = 30° C, E & η का मान ज्ञात कीजिए।

उत्तर— (i) 2178.52 kg, (ii) 65.4%
- बॉयलर के प्रचालन के दौरान ईधन खपत दर 300 kg/hr है। भरण जल का तापमान 45° C है। भाप का तापमान 265° C, 12 bar है। यदि ईधन का ऊर्जीय मान 32000 kJ/kg हो तो ज्ञात कीजिए—
 - (i) M_a
 - (ii) E
 - (iii) η_B

उत्तर— (i) 10 kg, (ii) 12.21 kg, (iii) 86.13%
- एक बॉयलर द्वारा उत्पादित भाप की दर 18000 kg/hr तथा दबाव 12.5 bar है। यदि शुष्कता भिन्नता का मान तथा भरण जल का तापमान 105° C है तो निम्न की गणना कीजिए—
 - (a) ऊर्जा दर kJ/hr में
 - (b) समतुल्य वाष्पन
 - (c) तापीय दक्षता

जहाँ $m_f = 2040 \text{ kg/hr}$ तथा $C = 27400 \text{ kJ/hr}$

उत्तर— (a) $4.1146 \times 10^7 \text{ kJ/hr}$, (b) 8.936 kg, (c) 73.61%
- निम्न आंकड़ों से बॉयलर की दक्षता ज्ञात कीजिए—
 - (a) $m_f = 1000 \text{ kg}$, (b) $m_s = 9000 \text{ kg}$, (c) $P = 10 \text{ bar}$, (d) $t_1 = 15^\circ \text{C}$, (e) $x = 0.9$, (f) $C = 32000 \text{ kJ/kg}$

उत्तर— 70.68%
- एक भाप जनिन्न द्वारा $7.5 \text{ kg}_\text{भाप}/\text{kg}_\text{भरण}$ द्वारा 11 bar पर भरण जल से प्राप्त किया जाता है। भरण जल का 70° C हो एवं दक्षता तथा वाष्पन गुणांक का मान 0.75 तथा 1.5 क्रमशः हो तो ज्ञात कीजिए—
 - (i) अतितप्त तापमान,
 - (ii) अतितप्त कोटि,
 - (iii) ईधन का ऊर्जीय मान,
 - (iv) समतुल्य वाष्पन $C_p = 2.3 \text{ kJ/kg}$ के लिए

उत्तर— (i) 504.3 K, (ii) 47.3 K, (iii) 25955 kJ/kg, (iv) 83625 kg
- एक बॉयलर 10 kg भाप/kg कोयले के दहन से प्राप्त होता है। शुष्कता भिन्नता तथा दबाव क्रमशः 0.9 तथा 10 bar हो तथा भरण जल का तापमान 30° C तथा ईधन का ऊर्जीय मान 35500 kJ/kg हो तो तापीय दक्षता ज्ञात कीजिए।

उत्तर— 68.99%
- 10 bar पर बॉयलर द्वारा $10 \text{ kg}_\text{भाप}/\text{kg}_\text{भरण}$ भाप 200° C पर उपजाया जाता है। यदि ईधन का ऊर्जीय मान 40,000 kJ/kg हो तथा भरण जल का तापमान 37° C हो तो समतुल्य वाष्पन तथा दक्षता ज्ञात कीजिए।

उत्तर— (i) 11.81 kg, (ii) 0.355

◆ अन्य महत्वपूर्ण प्रश्न

1. पाप जनित्र को परिभाषित कीजिए। एक अच्छे बॉयलर के गुणों को लिखिए।
2. बॉयलर एकट के अनुसार विभिन्न चढ़नारों का उल्लेख कीजिए।
3. धूम नली एवं जल नली बॉयलर में अन्तर स्पष्ट कीजिए।
4. बॉयलर यूनिट के मुख्य अंगों को लिखिए।
5. निम्न के कार्यों का उल्लेख कीजिए—

| | | | |
|-------------------|----------------|-------------|-------------------|
| (a) सुरक्षा वाल्व | (b) जल तल सूचक | (c) दाब गेज | (d) पाप रोक वाल्व |
| (e) भरण चेक वाल्व | | | |
6. बॉयलर उपसाधन को परिभाषित कीजिए।
7. गलनीय प्लग की क्रियाविधि समझाइए।
8. बैनसन बॉयलर का सचित्र वर्णन कीजिए।
9. पाप का अतितापन क्या है? किस उपकरण द्वारा अतितापन किया जाता है?
10. वायु पूर्वतापक को वर्णीकृत कीजिए।
11. विभिन्न निम्न दाब बॉयलरों का वर्णकरण कीजिए।
12. बॉयलर निष्पादन को परिभाषित कीजिए।
13. तापीय दक्षता को परिभाषित कीजिए।
14. निम्न पदों को परिभाषित कीजिए—

| | |
|--------------------|-------------------|
| (a) समतुल्य वाप्पन | (b) वाप्पन गुणांक |
|--------------------|-------------------|
15. बॉयलर दक्षता को प्रभावित करने वाले विभिन्न घटकों का उल्लेख कीजिए।
16. निम्न दाब तथा उच्च दाब बॉयलरों के लाभ एवं हानियों को लिखिए।

◆ बहुविकल्पीय प्रश्न

1. जब वाप्पन की गुप्त ऊप्पा शून्य हो तो क्रान्तिक दाब होगा—

| | | | |
|---|----------------------------------|-------------------------------------|------------------------------------|
| (a) $225.65 \text{ kg}_f / \text{cm}^2$ | (b) $100 \text{ kg}/\text{cm}^2$ | (c) $-1 \text{ kg}_f / \text{cm}^2$ | (d) $1 \text{ kg}_f / \text{cm}^2$ |
|---|----------------------------------|-------------------------------------|------------------------------------|
2. समतुल्य वाप्पन, वाप्पित्र जल की मात्रा होती है जब तापमान होता है—

| | | | |
|--------------------|----------------------|-----------------------|-------------------------|
| (a) संतुप्त तापमान | (b) क्रान्तिक तापमान | (c) 0°C | (d) 100°C |
|--------------------|----------------------|-----------------------|-------------------------|
3. कॉकरान बॉयलर है—

| | |
|-----------------------------|-----------------------------|
| (a) क्षैतिज धूम नली बॉयलर | (b) क्षैतिज जल नली बॉयलर |
| (c) ऊर्ध्वाधर धूम नली बॉयलर | (d) ऊर्ध्वाधर धूम नली बॉयलर |
4. लंकाशायर बॉयलर है—

| | |
|-------------------------|----------------------------------|
| (a) स्थिर धूम नली बॉयलर | (b) स्थिर जल नली बॉयलर |
| (c) चल धूम नली बॉयलर | (d) जल नली, प्रणोदित संचरण बॉयलर |
5. लंकाशायर बॉयलर में धूम नली की संख्या है—

| | | | |
|--------|--------|--------|--------|
| (a) 01 | (b) 02 | (c) 03 | (d) 00 |
|--------|--------|--------|--------|
6. बॉयलर में ड्रम का उद्देश्य होता है—

| | | | |
|---|--|--|--|
| (a) भाप को संचित करना | | | |
| (b) भाप एवं जल को पृथक करना | | | |
| (c) भरण जल के लिए भण्डारण के रूप में कार्य करना | | | |
| (d) जल में से लवण पृथक करना | | | |

158

7. गलनीय प्लग स्थित होता है—
 (a) भाप डोम के ऊपर (b) इम के अंदर
 8. गलनीय प्लग बना होता है—टिन, लेण्ड एवं
 (a) बिस्थथ (b) आयरन
 9. कृत्रिम निवाति उत्पन्न किया जाता है—
 (a) पंखों द्वारा (b) आयरन
 (c) पंखों व भाप जेट दोनों द्वारा
 10. चिमनी की दक्षता होती है—
 (a) 90% (b) 80% (c) 0.25% (d) 10%

उत्तरमाला

1. (a) 2. (d) 3. (c) 4. (a) 5. (b) 6. (c) 7. (d) 8. (a) 9. (d) 10. (c)



वायु मानक चक्र (Air Standard Cycle)

7.1. वायु मानक चक्र (Air Standard Cycle)

यह एक बंद चक्र होता है जिसमें कार्यकारी पदार्थ के रूप में वायु का प्रयोग करते हैं।

यह किसी इंजन की चक्रीय दक्षता के निष्पादन की तुलना करने के लिए आवश्यक होता है।

वायु मानक चक्र की प्रमुख अवधारणाएँ

- कार्यकारी पदार्थ के रूप में केवल वायु का प्रयोग किया जाता है।
- वायु एक आदर्श गैस की तरह व्यवहार करती है अर्थात् यह गैस के नियम का अनुसरण करती है।
- वायु का द्रव्यमान पूरे चक्र के दौरान स्थिर रहता है।
- सभी प्रक्रम प्रतिक्रिया प्रक्रम होते हैं।
- घर्षण एवं ऊप्पा में हानि नगण्य होती है।
- चक्र के दौरान ऊप्पा स्रोत द्वारा प्रदत्त ऊप्पा, सिंक द्वारा निष्कासित ऊप्पा के बराबर होती है।

यान्त्रिक दक्षता (Mechanical Efficiency)—यह ब्रेक शक्ति तथा सूचित शक्ति का अनुपात होता है।

“It is the ratio of Brake Power to the Indicated Power.”

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{\text{B.P.}}{\text{L.P.}} = \frac{\frac{2\pi NT}{60 \times 1000}}{\frac{nPLAnk}{60}}$$

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{2\pi NT}{60 \times 1000} \times \frac{60}{nPLAnk}$$

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{0.00628T}{nPLAk}$$

सापेक्ष दक्षता (Relative Efficiency)—यह सूचित तापीय दक्षता (Indicated thermal efficiency) तथा वायु मानक दक्षता (Air standard efficiency) का अनुपात होता है।

Ratio of Indicated thermal efficiency to the thermal efficiency or air standard efficiency is known as Relative Efficiency.

$$\eta_R = \frac{\text{Indicated thermal efficiency}}{\text{Air standard efficiency}}$$

तापीय दक्षता (Thermal Efficiency)— “यह सूचित कार्य तथा प्रदत्त ऊर्जा की मात्राओं का अनुपात होता है।”
 “It is the ratio of Indicated work done to energy supplied by the fuel.”

इसे वायु मानक दक्षता (Air standard efficiency) भी कहते हैं।

सूचित तापीय दक्षता (Indicated Thermal Efficiency)—

$$(\eta_{th})_I = \frac{I.P.}{m_f \times C}$$

अतः सूचित तापीय दक्षता सूचित शक्ति एवं प्रदत्त ऊर्जा का अनुपात होता है।

ब्रेक तापीय दक्षता (Brake Thermal Efficiency)—

$$(\eta_{th})_B = \frac{B.P.}{m_f \times C}$$

अतः ब्रेक तापीय दक्षता ब्रेक शक्ति एवं प्रदत्त ऊर्जा का अनुपात होता है।

जहाँ I.P. = सूचित शक्ति (Indicated Power)

 B.P. = ब्रेक शक्ति (Brake Power)

m_f = ईंधन का द्रव्यमान प्रति सेकण्ड (Mass of fuel/sec)

 C = ऊष्मीय मान (Calorific Value)

आयतनिक दक्षता (Volumetric Efficiency)—यह चूषण स्ट्रोक के दौरान के लिए गए वास्तविक आयतन स्वेप्ट आयतन का अनुपात होता है।

“It is defined as the ratio of actual volume of the charge drawn in during suction stroke to the volume of the piston.”

कार्य अनुपात—यह चक्र के दौरान नेट कार्य स्थानान्तरित तथा चक्र में धनात्मक कार्य का अनुपात होता है। इसे निरूपित करते हैं।

$$r_w = \frac{\text{नेट कार्य स्थानान्तरित}}{\text{धनात्मक कार्य स्थानान्तरित}}$$

$$r_w = \frac{\text{धनात्मक कार्य स्थानान्तरित} - \text{ऋणात्मक कार्य स्थानान्तरित}}{\text{धनात्मक कार्य स्थानान्तरित}}$$

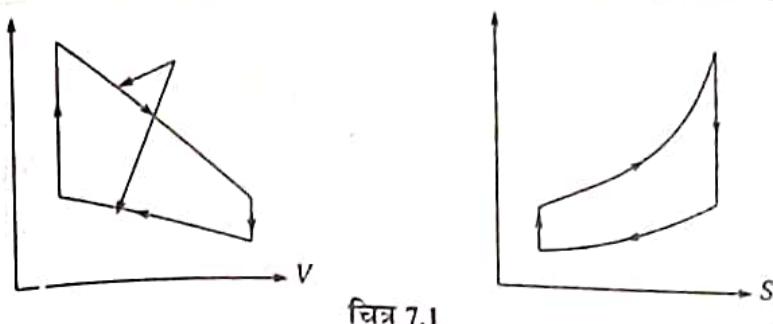
मध्य प्रभावी दाब (Mean Effective Pressure)—यह चक्र के दौरान कुल कार्य तथा पिस्टन के स्वेप्ट आयतन का अनुपात है।

इसे P_m द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$P_m = \frac{\text{कार्य (w)}}{\text{स्वेप्ट आयतन (v_s)}}$$

□ 7.2. ऑटो चक्र (Otto Cycle)

Spark Ignition Engine या Petrol Engine ऑटो चक्र पर कार्य करता है। ऑटो चक्र का P-V तथा diagram अप्रलिखित हैं—



चित्र 7.1

ऑटो चक्र में दो प्रतिवर्त्य रूद्धोप्प प्रक्रम (Reversible Adiabatic Process) तथा दो स्थिर आयतन प्रक्रम (Constant Volume Process) होते हैं।

माना $m \text{ kg}$ द्रव्यमान का गैस जो अपनी प्रारम्भिक अवस्था (P_1, V_1, T_1) पर है। चक्र के दौरान होने वाले परिवर्तन अलिखित हैं—

प्रक्रिया 1-2 प्रतिवर्त्य रूद्धोप्प संपीडन प्रक्रम (Reversible Adiabatic Compression Process)
 $PV^\gamma = \text{constant}$

प्रक्रिया 2-3 स्थिर आयतन पर प्रदत्त ऊष्मा (Heat Supplied at Constant Volume)

$$Q_{2-3} = mC_V(T_3 - T_2)$$

प्रक्रिया 3-4 प्रतिवर्त्य रूद्धोप्प प्रसारण प्रक्रम (Reversible Adiabatic Expansion Process)

$$PV^\gamma = \text{constant}$$

प्रक्रिया 4-1 स्थिर आयतन पर निर्गत ऊष्मा (Heat rejected at Constant Volume)

$$Q_{4-1} = mC_V(T_4 - T_1)$$

ऑटो चक्र की दक्षता (Efficiency of Otto Cycle)

हम जानते हैं कि—

$$\eta_{\text{Otto}} = \frac{\text{नेट कार्य}}{\text{प्रदत्त ऊष्मा}} = \frac{\text{Net work done}}{\text{Heat supplied}}$$

सम्पूर्ण कार्य = प्रदत्त ऊष्मा – निष्कासित ऊष्मा

$$\text{प्रदत्त ऊष्मा} = mC_V(T_3 - T_2)$$

$$\text{निर्गत ऊष्मा} = mC_V(T_4 - T_1)$$

$$\eta_{\text{Otto}} = \frac{mC_V(T_3 - T_2) - mC_V(T_4 - T_1)}{mC_V(T_3 - T_2)}$$

$$\eta_{\text{Otto}} = \frac{(T_3 - T_2) - (T_4 - T_1)}{(T_3 - T_2)}$$

$$\eta_{\text{Otto}} = 1 - \frac{(T_4 - T_1)}{(T_3 - T_2)} \quad \dots(1)$$

हम जानते हैं कि संपीडन अनुपात $r = \frac{V_1}{V_2}$, प्रसारण अनुपात $V_C = r = \frac{V_4}{V_3}$

$$\frac{V_4}{V_3} = \frac{V_1}{V_2}$$

रूद्धोप्प्र प्रक्रम 1-2 से—

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{V_1}{V_2} \right)^{\gamma-1}$$

इसी प्रकार 1-2 से—

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{V_1}{V_2} \right)^{\gamma-1}$$

इसी प्रकार

$$\frac{T_4}{T_3} = \left(\frac{V_3}{V_4} \right)^{\gamma-1}$$

एवं $V_2 = V_3$ तथा $V_1 = V_4$

तब

$$\frac{T_2}{T_1} = \frac{T_4}{T_1} = \left(\frac{V_1}{V_2} \right)^{\gamma-1}$$

समीकरण (1) व (2) से—

$$\eta_{Otto} = 1 - \frac{\frac{T_3}{(r)^{\gamma-1}} - \frac{T_4}{(r)^{\gamma-1}}}{T_3 - T_4}$$

हल करने पर—

$$\boxed{\eta_{Otto} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}}}$$

Required Efficiency relation

जहाँ

$$r = \frac{V_1}{V_2} = \frac{V_4}{V_3}$$

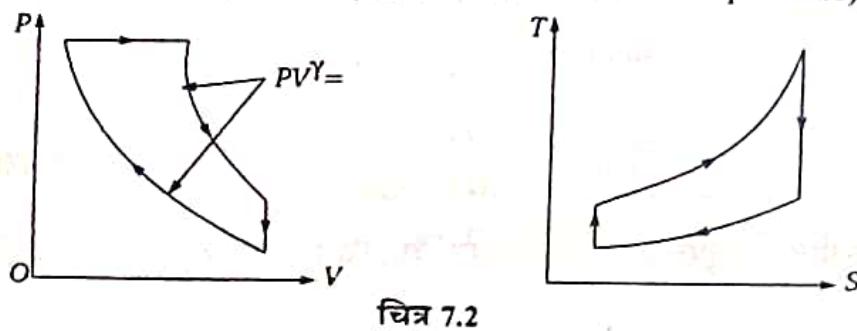
■ 7.3. डीजल चक्र (Diesel Cycle)

डीजल चक्र संपीडन ज्वलन इंजन के लिए उपयोग किया जाता है। यह स्थिर दाब प्रक्रम पर आधारित है।

डीजल चक्र का $P-V$ तथा $T-S$ आरेख निम्नलिखित हैं—

Process 1-2—रूद्धोप्प्र संपीडन प्रक्रम (Adiabatic compression)

Process 2-3—स्थिर दाब पर प्रदत्त ऊष्मा (Heat addition at constant pressure)



Process 3-4—रुद्धोष्प्रसारण प्रक्रम (Adiabatic expansion)

Process 4-1—स्थिर आयतन पर निर्गत ऊष्मा (Heat rejected at constant volume)

Heat supplied at constant pressure $= C_p (T_3 - T_2) =$ प्रदत्त ऊष्मा स्थिर दाव पर

Heat rejected at constant volume $= C_V (T_4 - T_1) =$ निर्गत ऊष्मा स्थिर आयतन पर

$$\text{Work done} = C_p (T_3 - T_2) - C_V (T_4 - T_1) = \text{कार्य}$$

Air standard efficiency

$$\eta = \frac{\text{सम्पूर्ण कार्य (Work done)}}{\text{प्रदत्त ऊष्मा (Heat supplied)}}$$

$$\eta = \frac{C_p (T_3 - T_2) - C_V (T_4 - T_1)}{C_p (T_3 - T_2)}$$

$$= 1 - \frac{(T_4 - T_1)}{\gamma (T_3 - T_2)} \quad \left[\because \frac{C_p}{C_v} = \gamma \right]$$

... (i)

we have, $r = \frac{V_1}{V_2}$ = compression ratio (संपीडन अनुपात)

$$\rho = \frac{V_2}{V_1} = \text{cut off ratio} = \left(\frac{\text{Volume at cut off}}{\text{Clearance Volume}} \right)$$

$$\text{कट ऑफ अनुपात} = \frac{\text{कटऑफ आयतन}}{\text{क्लीयरेन्स आयतन}}$$

also

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{V_1}{V_2} \right)^{\gamma-1} \quad \text{or} \quad \frac{T_2}{T_1} = (r)^{\gamma-1}$$

and

$$T_2 = T_1 (r)^{\gamma-1}$$

also

$$\frac{T_3}{T_2} = \frac{V_3}{V_2} = \rho$$

$$T_3 = \rho \cdot T_2 = \rho T_1 (r)^{\gamma-1}$$

From adiabatic expansion (3-4)

$$\frac{T_3}{T_4} = \left(\frac{V_4}{V_3} \right)^{\gamma-1} = \left(\frac{r}{\rho} \right)^{\gamma-1}$$

$$\Rightarrow \left[\frac{V_4}{V_3} = \frac{V_1}{V_2} = \frac{V_1}{V_2} \times \frac{V_2}{V_3} = \frac{r}{\rho} \right]$$

$$T_4 = \frac{T_3}{\left(\frac{r}{\rho} \right)^{\gamma-1}}$$

$$T_4 = \frac{\rho T_1 (r)^{\gamma-1}}{\left(\frac{r}{\rho} \right)^{\gamma-1}}$$

Putting values of T_2 , T_3 and T_4 , we have

$$\eta_{diesel} = 1 - \frac{(T_1 p^\gamma - T_1)}{\gamma [p T_1(r)^{\gamma-1} - T_1(r)^{\gamma-1}]}$$

$$\eta = 1 = - \frac{(\rho^\gamma - 1)}{[\gamma (r)^{\gamma-1} (\rho - 1)]}$$

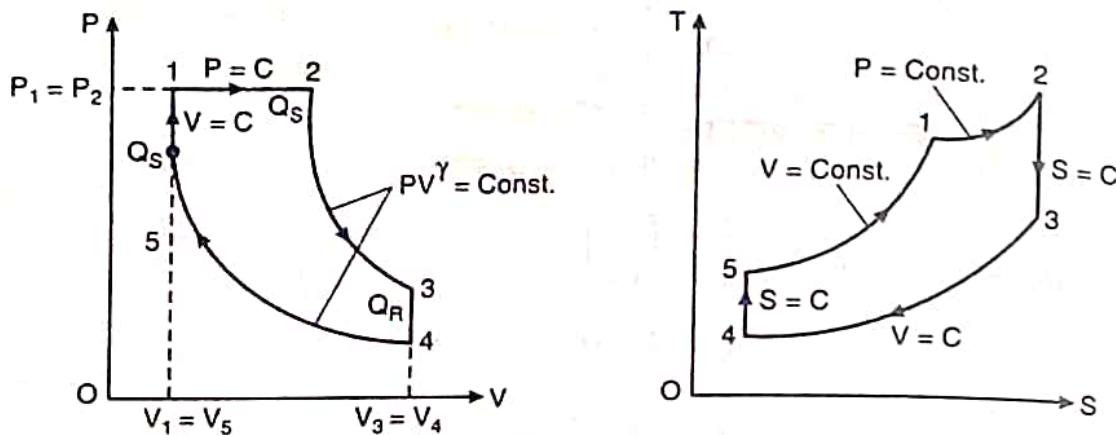
$$\boxed{\eta_{diesel} = 1 - \frac{1}{\gamma (r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\rho^\gamma - 1}{\rho - 1} \right]}$$

The required efficiency equation

□ 7.4. ड्यूअल चक्र (Dual Cycle)

इस चक्र को हम सीमित दाब चक्र (Limited pressure cycle) भी कहते हैं। इस चक्र में ऊष्मा को प्रदत्त आंशिक स्थिर दाब एवं आंशिक स्थिर आयतन पर करते हैं। इसलिए इसे ऑटो एवं डीजल चक्रों का संयुक्त चक्र (Combined Otto and Diesel Cycle) अथवा मिश्रित चक्र (Mixed Cycle) भी कहते हैं।

Dual Cycle का $P-V$ तथा $T-S$ चक्र निम्नलिखित हैं—



चित्र 7.3

Dual Cycle में पाँच प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

प्रक्रम 1-2 : स्थिर दाब तापन (Constant Pressure Heating)—प्रक्रम के दौरान वायु स्थिर दाब पर गर्म किया जाता है जिससे उसका तापमान T_1 से बढ़कर T_2 हो जाता है। प्रक्रम के दौरान ऊष्मा प्रदान की जाती है।

प्रक्रम 2-3 : प्रतिवर्त्य रूद्धोष्म प्रसारण प्रक्रम (Reversible Adiabatic Expansion Process)—प्रक्रम के दौरान स्थिर एण्ट्रापी पर वायु का प्रसारण होता है। प्रसारण के फलस्वरूप कार्य की प्राप्ति होती है। दाब P_2 से घटकर P_3 हो जाता है तथा तापमान T_2 से घटकर T_3 हो जाता है।

प्रक्रम 3-4 : स्थिर आयतन पर निर्गत ऊष्मा (Constant Volume Heat Rejection Process)—प्रक्रम के दौरान वायु से ऊष्मा निर्गत होती है जिससे तापमान T_3 से घटकर T_4 हो जाता है।

प्रक्रम 4-5 : प्रतिवर्त्य रूद्धोष्म संपीडन प्रक्रम (Reversible Adiabatic Compression Process)—प्रक्रम के दौरान स्थिर एण्ट्रापी पर वायु का संपीडन होता है जिससे दाब P_4 से बढ़कर P_5 तथा तापमान T_4 से बढ़कर T_5 हो जाता है।

ऊष्मा अंतरण (Heat Transfer) इस प्रक्रम के दौरान शून्य होता है।

स्थिर मानक चक्र

प्रक्रम 5-1 : स्थिर आयतन तापन (Constant Volume Heating) — प्रक्रम के दौरान कार्यकारी पदार्थ को स्थिर आयतन पर गर्म किया जाता है जिससे तापमान बढ़कर T_5 से T_1 हो जाता है।

ड्यूअल चक्र की दक्षता (Efficiency of Dual Cycle)

$$\eta_{Dual} = \frac{\text{चक्र द्वारा किया गया कार्य}}{\text{चक्र को प्रदान की गई ऊष्मा}} = \frac{\text{Work done by the cycle}}{\text{Heat supplied to the cycle}}$$

$$\eta_{Dual} = \frac{\text{चक्र को प्रदान की गई ऊष्मा} - \text{चक्र द्वारा निकासित ऊष्मा}}{\text{चक्र को प्रदान की गई ऊष्मा}}$$

$$= \frac{Q_S - Q_R}{Q_S}$$

$$Q_S = Q_{1-2} + Q_{5-1}$$

$$Q_S = mC_P(T_2 - T_1) + mC_V(T_1 - T_5)$$

$$Q_R = Q_{3-4}$$

$$Q_R = mC_V(T_3 - T_4)$$

$$\eta = \frac{mC_P(T_2 - T_1) + mC_V(T_1 - T_5) - mC_V(T_3 - T_4)}{mC_V(T_3 - T_4)}$$

$$= 1 - \frac{T_3 - T_4}{\gamma(T_2 - T_1) + (T_1 - T_5)} \quad \dots(1)$$

Let Compression Ratio

$$r = \frac{V_4}{V_5} = \frac{V_3}{V_1} \quad \text{संपीडित अनुपात}$$

$$\text{Cut off Ratio } \rho = \frac{V_2}{V_1} = \frac{V_2}{V_5} \quad \text{विच्छेद अनुपात}$$

$$\text{Pressure Ratio } \alpha = \frac{P_1}{P_5} \quad \text{दाव अनुपात}$$

स्थिर दाव तापन प्रक्रम 1-2 में,

$$\frac{V_1}{T_2} = \frac{V_2}{T_2}$$

$$T_2 = T_1 \times \frac{V_2}{V_1}$$

$$T_1 = T_1 \times \rho \quad \dots(2)$$

रुद्धोष्म प्रसारण प्रक्रम 2-3 में

$$\frac{T_3}{T_2} = \left(\frac{V_2}{V_3}\right)^{\gamma-1} = \left[\frac{V_2}{V_1} \times \frac{V_1}{V_3}\right] = \left(\frac{\rho}{r}\right)^{\gamma-1}$$

$$T_3 = T_2 \times \left(\frac{\rho}{r}\right)^{\gamma-1}$$

$$T_3 = T_1 \rho \left(\frac{\rho}{r}\right)^{\gamma-1} \quad \dots(3)$$

रुद्धोष समीडन प्रक्रम 4-5 में—

$$\frac{T_5}{T_4} = \left(\frac{V_4}{V_5} \right)^{\gamma-1} = (r)^{\gamma-1}$$

$$T_5 = T_4 (r)^{\gamma-1}$$

स्थिर आयतन तापन प्रक्रम 5-1 में—

$$\frac{P_5}{T_5} = \frac{P_1}{T_1}$$

$$T_1 = T_5 \times \left(\frac{P_1}{P_5} \right)$$

$$T_1 = T_5 \times \alpha$$

$$T_1 = T_4 (r)^{\gamma-1} \times \alpha$$

T_1 का मान समीकरण (5) से समीकरण (2) एवं (3) में रखने पर,

$$T_2 = T_5 (r)^{\gamma-1} \times \alpha \times \rho$$

$$T_3 = T_4 (r)^{\gamma-1} \times \alpha \times \rho \left(\frac{\rho}{\rho} \right)^{\gamma-1} = T_4 \alpha \rho^{\gamma}$$

T_1, T_2, T_3 एवं T_5 का मान समीकरण (1) में रखने पर,

$$\eta_{\text{Dual}} = 1 - \frac{T_4 \alpha \rho^{\gamma} - T_4}{\gamma [T_4 (r)^{\gamma-1} \alpha \rho - T_4 (r)^{\gamma-1} \alpha] + [T_4 (r)^{\gamma-1} \alpha - T_4 (r)]}$$

$$\eta_{\text{Dual}} = 1 - \frac{T_4 (\alpha \rho^{\gamma} - 1)}{T_4 (r)^{\gamma-1} [\gamma \alpha (\rho - 1) + (\alpha - 1)]}$$

$$\eta_{\text{Dual}} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\alpha \rho^{\gamma} - 1}{(\alpha - 1) + \gamma \alpha (\rho - 1)} \right]$$

Required Eq

□ 7.5. कॉरनाट इंजन : प्रतिक्रम्य चक्र इंजन

1824 ई० में फ्रांस के वैज्ञानिक निकोलस कॉरनाट द्वारा एक इंजन बनाया गया जो चार प्रतिक्रम्य प्रक्रमों पर अधारित था। इस इंजन को कारनॉट इंजन कहा गया।

चार प्रतिक्रम्य निम्नलिखित हैं—

दो प्रतिक्रम्य समतापीय प्रक्रम

दो प्रतिक्रम्य रुद्धोष प्रक्रम

चूँकि चारों प्रक्रम प्रतिक्रम्य चक्र पर आधारित हैं, इसलिए इसे प्रतिक्रम्य चक्र इंजन भी कहते हैं।

■ कॉरनाट इंजन के लिए प्रकल्पनाएँ (Assumptions)

कारनॉट इंजन के निर्माण के लिए प्रमुख प्रकल्पनाएँ निम्नलिखित हैं—

(i) सिलिंडर के अंदर पिस्टन की गति घर्षणरहित होती है।

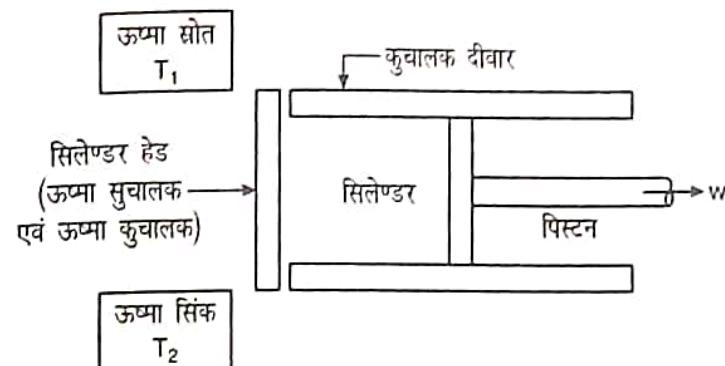
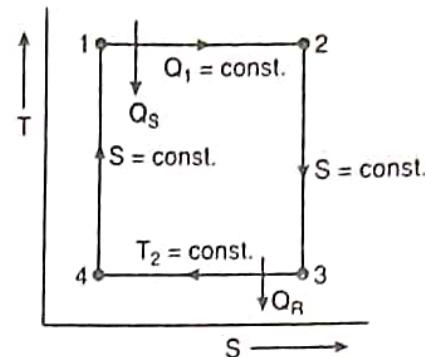
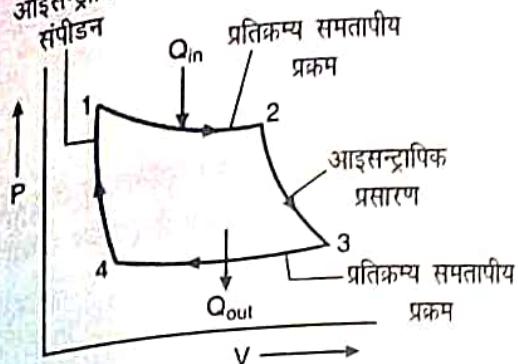
वायु मानक चक्र
सिद्धि

- (ii) सिलिण्डर एवं पिस्टन की दीवारें पूर्णतः ऊप्पारोधी होती हैं।

(iii) सिलिण्डर हेड इस प्रकार बनाया जाए कि वह एक बार सुचालक की भाँति कार्य करें तथा एक बार कुचालक की भाँति कार्य करे।

(iv) इंजन में ऊप्पा स्रोत एवं ऊप्पा सिंक दोनों उपलब्ध हों।

आइसन्द्रापिक



चित्र 7.4-कारनॉट इंजन की व्यवस्था

■ कारबॉट इंजन की क्रियाविधि

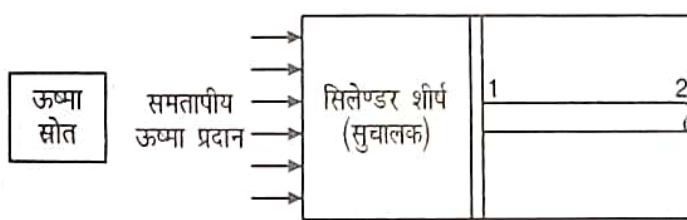
इंजन सिलेंडर में कार्यकारी माध्यम के रूप में द्रव या गैस का प्रयोग किया जाता है तथा पिस्टन सिलिण्डर के सहित प्रचलित गति करता है।

चार चक्रीय प्रक्रम निम्नलिखित है—

(i) प्रक्रम 1-2 : प्रतिक्रम्य समतापीय प्रदत्त ऊर्ध्वा प्रक्रम—इस प्रक्रम में इंजन सिलिण्डर के सम्पर्क में ऊर्ध्वा स्रोत को लाया जाता है तथा इस समय सिलिण्डर हेड सुचालक की भाँति कार्य करता है। सिलिण्डर के अंदर पिस्टन पश्चात्र गति करता है।

प्रक्रम 1-2 के दौरान कार्य $W_{1-2} = \int_{V_1}^{V_2} P.dV$

गैस का प्रसारण $PV = C$ के नियम से होता है।



सिलेण्डर-पिस्टन व्यवस्था

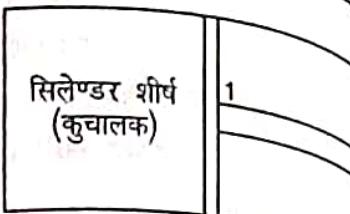
चित्र 7.5

168

(II) प्रक्रम 2-3 : आइसन्ट्रापिक प्रसारण प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान सिलिण्डर हेड एक कुचालक की भाँति कार्य करता है तथा गैसों का प्रसारण रूद्धोष्प्रक्रम की भाँति होता है। गैसों के प्रसारण के कारण पिस्टन पश्चात्र गति करता है।

$$\text{प्रक्रम } 2-3 \text{ के दौरान कार्य } W_{2-3} = P \int_{V_2}^{V_3} dV$$

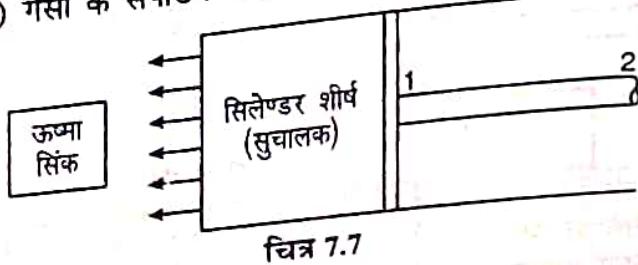


चित्र 7.6

गैस का प्रसारण $PV^\gamma = C$ नियम से होता है।

प्रक्रम 3-4 : समतापीय ऊष्मा निष्कासन प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान इंजन सिलिण्डर हेड एक सुचालक की भाँति कार्य करता है। इंजन सिलिण्डर से ऊष्मा का निष्कासन होता है (उच्च ऊष्मा घण्टा में ऊष्मा सिंक को लाया जाता है, जिस कारण से इंजन सिलिण्डर से ऊष्मा का निष्कासन होता है। निम्न तापमान भण्डारण की तरफ) गैसों के संपीड़न से पिस्टन पश्चात्र गति करता है।



चित्र 7.7

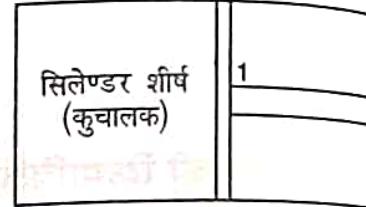
$$\text{प्रक्रम के दौरान कार्य } W_{3-4} = -P \int_{V_3}^{V_4} dV$$

गैसों का संपीड़न $PV = C$ के नियम से होता है।

प्रक्रम 4-1 : आइसन्ट्रापिक संपीड़न प्रक्रम

इस प्रक्रम के दौरान सिलिण्डर हेड एक कुचालक की भाँति कार्य करता है। कार्यकारी माध्यम के सम्पीड़न से पिस्टन पश्चात्र गति कर अपनी प्रारम्भिक अवस्था में पहुँचता है तथा चक्र पूरा करता है।

$$\text{प्रक्रम के दौरान कार्य } W_{4-1} = -P \int_{V_4}^{V_1} dV$$



चित्र 7.8

गैसों का संपीड़न $PV^\gamma = C$ के नियम से होता है।

कारनॉट चक्र की दक्षता—

हम जानते हैं कि

$$\eta_c = \frac{\text{नेट कार्य प्रति चक्र } (W_{net})}{\text{नेट प्रदत्त ऊष्मा प्रति चक्र } (Q_S)}$$

प्रक्रम 1-2 : $PV = C, dU = 0$

$$q_{2-1} = W_{2-1} = \int_1^2 P dV = RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2}$$

प्रक्रम 2-3 : $PV^\gamma = C, q_{2-3} = 0$

$$W_{2-3} = (U_2 - U_3) = C_v(T_2 - T_3)$$

वायु मानक चक्र

प्रक्रम 3-4 : $PV = C, dU = 0$

$$q_{3-4} = W_{3-4} = -RT_3 \log_e \frac{P_4}{P_3}$$

प्रक्रम 4-1 : $PV^\gamma = C, q_{4-1} = 0$

$$W_{4-1} = -(U_1 - U_4) = C_v(T_1 - T_4)$$

नेट कार्य

\Rightarrow प्रक्रम 1-2 के दौरान प्रदत्त ऊष्मा - प्रक्रम 3-4 के दौरान निष्कासित ऊष्मा

$$= RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2} - RT_3 \log_e \frac{P_4}{P_3}$$

चूंकि प्रक्रम 2-3 एवं प्रक्रम 3-4 रूद्धोष्प प्रक्रम हैं

तब

$$\frac{P_2}{P_3} = \left(\frac{T_2}{T_3} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

$$\frac{P_1}{P_4} = \left(\frac{T_1}{T_4} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

और

इस प्रकार

$$T_2 = T_1 \text{ या } T_3 = T_4$$

$$\frac{P_2}{P_1} = \frac{P_1}{P_4} \Rightarrow \frac{P_1}{P_2} = \frac{P_4}{P_3}$$

नेट कार्य

$$W_{\text{net}} = RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2} - RT_3 \log_e \frac{P_4}{P_3}$$

$$W_{\text{net}} = R(T_1 - T_3) \log_e \frac{P_1}{P_2}$$

$$\eta_{\text{carnot}} = \frac{\text{नेट कार्य}}{\text{प्रदत्त ऊष्मा}} = \frac{R(T_1 - T_3) \log_e \frac{P_1}{P_2}}{RT_1 \log_e \frac{P_1}{P_2}}$$

$$\boxed{\eta_{\text{carnot}} = \frac{T_1 - T_3}{T_1}}$$

■ कार्नॉट इंजन की सीमाएँ

इंजन में पिस्टन की गति घर्षणरहित होती है, जो प्रायोगिक रूप से संभव नहीं होता है।

तापमान नियत बना रहता है जो संभव नहीं है।

$T_1 = 10^{\circ}\text{C}$

$T_2 = 100^{\circ}\text{C}$

$T_3 = 20^{\circ}\text{C}$

• A. प्रदत्त ऊष्मा का सेवन

□ 7.6. कार्नॉट प्रमेय (Carnot Theorem)

इस प्रमेय के अनुसार—सभी ऊष्मीय इंजन जो एक निश्चित ताप पर कार्य करती है किसी इंजन की दक्षता Reversible Engine से अधिक नहीं हो सकती, कार्नॉट प्रमेय के अनुसार Reversible Engine की दक्षता 100% होती है।

इस प्रमेय के अनुसार प्रक्रिया चार चरणों में पूर्ण होती है—

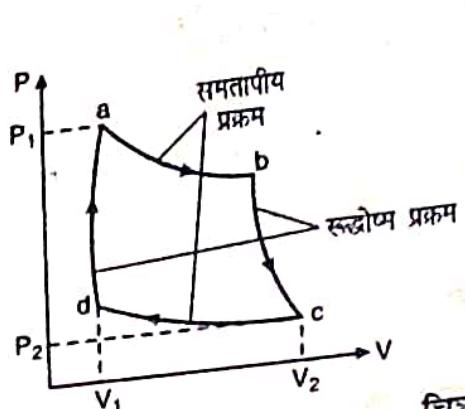
(a) दो समतापीय प्रक्रम (Isothermal Process)

170

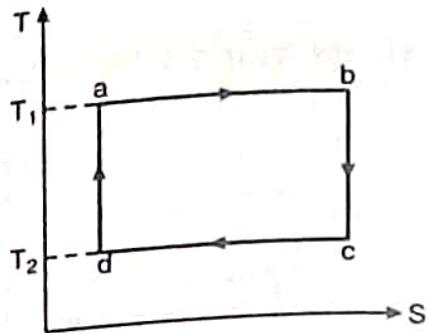
(b) दो रुद्धोप्र प्रक्रम (Adiabatic Process)
 $P-V$ तथा $T-S$ डायग्राम—

कॉर्नाट प्रमेय की दक्षता (η) = $\frac{\text{किया गया कार्य}}{\text{दी गई ऊर्जा}}$

हम जानते हैं समतापीय प्रक्रम के दौरान किया गया कार्य
 $W = PV \log r$



चित्र 7.9



$$PV = mRT$$

$$W = mRT \log r$$

किया गया कार्य = दी गयी ऊर्जा - ऊर्जा हानि

$$PV - mRT = P_1 V_1 \log r - P_2 V_2 \log r$$

$$m = 1 \text{ kg}, RT_1 \log r - RT_2 \log r$$

$$= R(T_1 - T_2) \log r$$

$$\text{दक्षता } (\eta) = \frac{\frac{R}{(T_1 - T_2)} \log r}{\frac{R}{T_1} \log r}$$

$$\boxed{\eta = \frac{T_1 - T_2}{T_1}}$$

जहाँ

T_1 = अधिकतम ताप

T_2 = न्यूनतम ताप

उपरोक्त समीकरण (A) से स्पष्ट है कि इंजन की दक्षता ताप परिसर पर पूर्ण रूप से निर्भर है।

उपरोक्त समीकरण में $T_2 = 0$ रखने पर

अधिकतम दक्षता 100 प्रतिशत प्राप्त की जा सकती है।

$$\text{दक्षता } \eta = \frac{T_1 - T_2}{T_1} \times 100$$

$$T_2 = 0$$

$$= \frac{T_1 - 0}{T_1} \times 100$$

दक्षता $\eta = 1 \times 100 = 100\%$

चूंकि T_2 वायुमण्डलीय ताप के बराबर होने के कारण शून्य होना संभव नहीं है। यह ताप सिर्फ नियत रह सकता है। सलिए दक्षता बढ़ाने के लिए T_1 के मान परिवर्तन किया जा सकता है। चूंकि T_2 नियत है इसलिए T_1 का मान बढ़ाने से दक्षता बढ़ायी जा सकती है।

दक्षता $\eta = \frac{T_1 - T_2}{T_1} \times 100$

T_2 = नियत रहने पर

दक्षता $\eta = \frac{T_1 - \text{constant}}{T_1} \times 100$

जब T_1 का मान बढ़ेगा तब दक्षता बढ़ेगी।

दक्षता $\eta = \frac{T_1 - T_2 (\text{constant})}{T_1}$

कारनाट प्रमेय की सीमाएँ

1. कारनाट प्रमेय के अनुसार सभी प्रक्रम Reversible हैं, जो प्रयोगात्मक रूप से संभव नहीं है।
2. समतापीय प्रक्रम प्राप्त करने के लिए प्रक्रम बहुत धीमा होना चाहिए तथा रूद्धोप्य के प्रक्रम बहुत तेज गति से होना चाहिए जो एक चक्र के अन्तर्गत संभव नहीं है।
3. किया गया कार्य समतापीय प्रक्रम के दौरान रूद्धोप्य प्रक्रम से कम होता है इसलिए प्रक्रम का संतुलन संभव नहीं है।

|| सारांश ||

- वायु मानक चक्र—एक बंद चक्र जिसमें कार्यकारी पदार्थ के रूप में वायु का प्रयोग करते हैं।
- यांत्रिक दक्षता

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{\text{B.P.}}{\text{L.P.}} = \frac{0.00628 T}{n P L A k}$$

$$\eta_{\text{th}} = \frac{\text{सूचित दक्षता}}{\text{प्रदत्त ऊर्जा की मात्रा}}$$

$$(\eta_{\text{th}})_{\text{Indicated}} = \frac{\text{L.P.}}{m_f \times C}$$

$$(\eta_{\text{th}})_{\text{B.P.}} = \frac{\text{B.P.}}{m_f \times C}$$

$$\text{मध्य प्रभावी दाव} = \frac{W (\text{कार्य})}{V_S (\text{स्वेच्छा आयतन})}$$

• आटो चक्र

Petrol Engine आटो चक्र पर कार्य करता है।

$$\eta_{Oil} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}}$$

$$r = \frac{V_1}{V_2} = \frac{V_4}{V_3}$$

- डीजल चक्र

डीजल इंजन डीजल चक्र पर आधारित होता है।

$$\eta_{Diesel} = 1 - \frac{1}{\gamma(r)^{\gamma-1}} \left[\frac{e^{\gamma} - 1}{e - 1} \right]$$

- ड्यूल चक्र

इसे सीमित दाब चक्र भी कहते हैं।

$$\eta_{Dual} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\alpha e^{\gamma} - 1}{(\alpha - 1) + \gamma \alpha (p - 1)} \right]$$

- कार्नॉट चक्र

इसमें—

- दो प्रतिक्रिय समतापीय प्रक्रम होते हैं।
- दो प्रतिक्रिय रुद्धोष्य प्रक्रम होते हैं।

$$\eta_{carnot} = \frac{T_1 - T_3}{T_1}$$

|| अभ्यास ||

1. वायु मानक चक्र को परिभाषित कीजिए।
2. निम्न को समझाइए—
 - (a) यांत्रिक दक्षता
 - (b) सापेक्ष दक्षता
 - (c) तापीय दक्षता
 - (d) सूचित तापीय दक्षता
 - (e) ब्रेक तापीय दक्षता
 - (f) आयतनिक दक्षता
 - (g) कार्य अनुपात
3. आटो चक्र की दक्षता को ज्ञात कीजिए।
4. डीजल चक्र क्या है? दक्षता के सूत्र को प्रतिपादित कीजिए।
5. ड्यूल चक्र की दक्षता ज्ञात कीजिए।
6. कार्नॉट इंजन से आप क्या समझते हैं?
7. कार्नॉट इंजन की दक्षता ज्ञात कीजिए।

तातु मानक चक्र

★ वस्तुनिष्ठ प्रश्नावली

1. $\eta_{mech} =$
 (a) $\frac{B.P.}{I.P.}$ (b) $\frac{0.00628T}{nPLAk}$ (c) (b) and (b) (d) None

2. $(\eta_{th})_l =$
 (a) $\frac{I.P.}{m_f}$ (b) $\frac{L.P. \times C}{m_f}$ (c) $\frac{L.P.}{m_f C}$ (d) 1

3. $P_m =$
 (a) $a > \frac{W}{V_s}$ (b) $W \times V_s$ (c) $\frac{V_s}{w}$ (d) $V_s = w$

4. निम में कौन-सा कथन सत्य है?
 (a) $1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}}$ (b) $r = \frac{V_1}{V_2}$ (c) $r = \frac{V_4}{V_3}$ (d) $\dot{v} = d$

5. $\eta_{diesel} =$
 (a) $1 - \frac{1}{\gamma (r)^{\gamma-1}}$ (b) $1 - \frac{1}{\gamma (r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\rho^\gamma - 1}{\rho - 1} \right]$
 (c) 1 (d) 0

उत्तरमाला

1. (c) 2. (c) 3. (a) 4. (d) 5. (b)



8

वायु सम्पीडक (Air Compressor)

□ 8.1. परिचय

वायु सम्पीडक एक ऐसी युक्ति है जिसकी सहायता से हम वायु की स्थिति ऊर्जा को गतिज ऊर्जा में परिवर्तित करते हैं। कार्यकारी माध्यम के रूप में वायु को प्रयोग किया जाता है जिसे सम्पीड़ित करके उसके दाब में बढ़ोत्तरी कर गतिज ऊर्जा को बढ़ाते हैं।

या

एक ऐसा उपकरण जिसकी साहयता से गैस या वायु पर कार्य किया जाता है। गैस का दाब तथा घनत्व में वृद्धि की जाती है। वायु सम्पीडक का प्रयोग सामान्यतः गैस टरबाइन में किया जाता है।

□ 8.2. वायु सम्पीडक का वर्णकरण

वायु सम्पीडक को निम्न आधार पर वर्णकृत किया गया है—

(i) चल अंगों की प्रकृति के आधार पर—

- (a) पश्चात्र संपीडक
- (b) घुमाऊ सम्पीडक

(ii) संपीडक के चरण के आधार पर—

- (a) एकल चरण संपीडक
- (b) बहु चरण सम्पीडक

(iii) सम्पीडक क्रिया के आधार पर—

- (a) एकल क्रिया सम्पीडक
- (b) द्वि-क्रिया सम्पीडक

(iv) दाब के आधार पर—

- (a) निम्न दाब संपीडक
- (b) मध्यम दाब सम्पीडक
- (c) उच्च दाब सम्पीडक

(v) संपीडन क्षमता के आधार पर—

- (a) निम्न क्षमता संपीडक
- (b) मध्यम क्षमता संपीडक
- (c) उच्च क्षमता संपीडक

- (vi) इंजन चालन प्रणाली के आधार पर—
 (a) विद्युत मोटर चालन प्रणाली
 (b) भाष्प इंजन चालन प्रणाली
 (c) अंतर्दहन इंजन चालन प्रणाली

□ 8.3. वायु सम्पीडक में प्रयुक्त प्रमुख पद

- (I) प्रवेश दाब—निरपेक्ष दाब जिस पर वायु सम्पीडक में प्रवेश करता है, प्रवेश दाब कहलाता है।
 (II) निकास दाब—निरपेक्ष दाब जिस पर वायु सम्पीडक से बाहर निकलता है, निकास दाब कहलाता है।
 (III) सम्पीडन अनुपात या दाब अनुपात—यह निरपेक्ष निकास दाब एवं निरपेक्ष प्रवेश दाब का अनुपात होता है।
 इसका मान सदैव एक से अधिक होता है।
 (IV) सम्पीडक का स्वेप्ट आयतन—सम्पीडक के चूपण स्ट्रोक के दौरान स्वेप्ट आयतन को सम्पीडक का स्वेप्ट आयतन कहते हैं।

या

पिस्टन के एक स्ट्रोक में वायु के विस्थापन को सम्पीडक का स्वेप्ट आयतन कहते हैं।

गणितीय रूप से—

$$V_s = \frac{\pi}{4} D^2 L$$

जहाँ V_s = स्वेप्ट आयतन

D = पिस्टन का बोर

L = पिस्टन की लम्बाई

- (v) संपीडक की क्षमता—संपीडक द्वारा प्रति यूनिट समय में वायु को सम्पीडित करना संपीडक की क्षमता कहलाती है।

इसे m^3/min या m^3/sec द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

- (vi) मध्य प्रभावी दाब—यह पिस्टन द्वारा संपीडन स्ट्रोक के दौरान औसत दाब होता है।

गणितीय रूप से—

$$P_m = \frac{\text{संपीडक द्वारा प्रति चक्र कार्य}}{\text{स्वेप्ट आयतन}}$$

□ 8.4. घुमाऊ सम्पीडक

इस सम्पीडक का प्रयोग अधिक मात्रा में वायु के सम्पीडन के लिए किया जाता है तथा जहाँ सम्पीडन दाब कम होता

है।

घुमाऊ सम्पीडक को दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

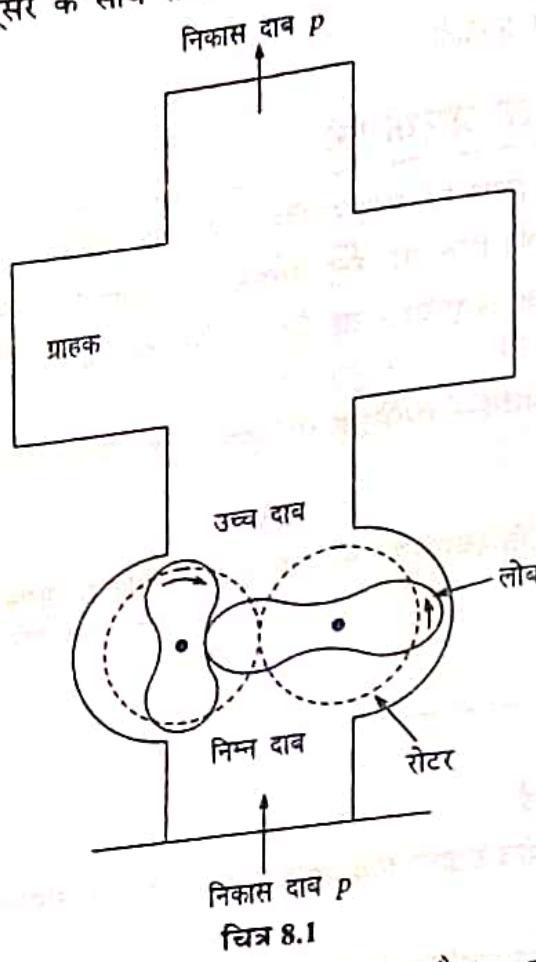
- (a) धनात्मक विस्थापन सम्पीडक
 (b) अधनात्मक विस्थापन सम्पीडक

(a) धनात्मक विस्थापन सम्पीडक (Positive Displacement Compressor)—इस सम्पीडक में वायु का सम्पीडन वायु को कम स्थान में दो घटते सतहों के बीच (reducing surfaces) रखने से होता है।

दो प्रकार के धनात्मक विस्थापन सम्पीडक प्रयोग किए जाते हैं—

- (i) रूट ब्लोअर सम्पीडक (Root blower compressor)
 (ii) वेन ब्लोअर सम्पीडक (Vane blower compressor)

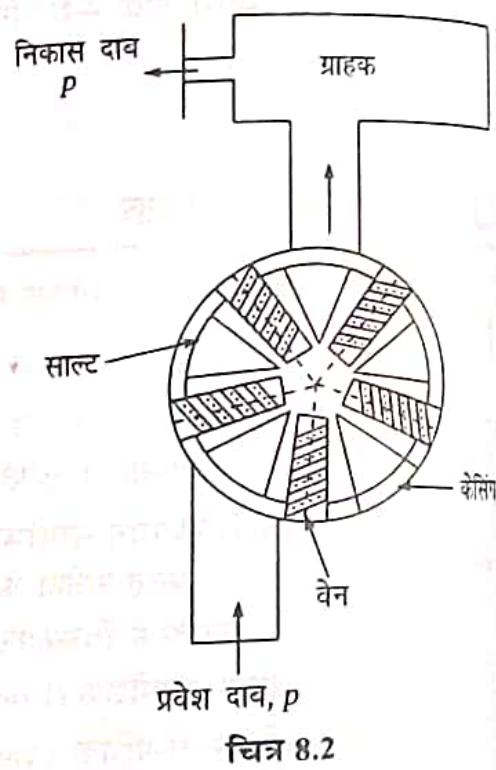
(i) रूट ब्लोअर संपीडक (Root Blower Compressor)—इस संपीडक में दो रोटर लगे होते हैं जिसमें दो लोब (lobe) जुड़े होते हैं। यह रोटर एक-दूसरे के साथ समान्तर अक्ष पर जुड़े होते हैं जैसा कि चित्र में दिखाया गया है।



संपीडक का एक रोटर बाह्य स्रोत द्वारा यांत्रिक ऊर्जा प्राप्त करता है तथा दूसरा रोटर पहले रोटर के साथ विपरीत दिशा में गियर व्यवस्था के साथ जुड़ा होता है। यह दोनों रोटर केसिंग में व्यवस्थित होते हैं। जब रोटर बाह्य स्रोत के मध्यम से घूमता है तब प्रवेश पोर्ट की सहायता से वायु अंदर प्रवेश करती है। रोटर के घूमने के कारण लोब का भी घुमाव होता है जिससे वायु का सम्पीड़न होता है। यह सम्पीड़ित वायु ग्राहक (Receiver) से होते हुए निकास पोर्ट से बाहर टरबाइन को प्रदान की जाती है।

(ii) वेन ब्लोअर संपीडक (Vane Blower Type Compressor)—इस संपीडक में एक शंक्वाकार ढलवाँ लोहे की केसिंग होती है जिसमें दो पोर्ट क्रमशः प्रवेश पोर्ट एवं निकास पोर्ट लगे होते हैं। इस वायु बंद (Airtight) केसिंग में एक घूमता डिस्क लगा होता है। घूमते डिस्क की परिधि पर साल्ट बने होते हैं। इस साल्ट पर अधातु पदार्थों का बना हुआ वेन व्यवस्थित होता है। सामान्यतः 4-8 वेन लगे होते हैं। अधातु पदार्थों के रूप में फाइबर या कार्बन का प्रयोग किया जाता है।

जब रोटर घूमता है तब वेन पर अपकेन्द्रीय बल कार्य करता है। वायु प्रवेश पोर्ट से होते हुए इस वेन से टकराती है जिससे वायु का सम्पीड़न होता है। यह सम्पीड़ित वायु ग्राहक से होते हुए संपीडक के निकास पोर्ट पर प्रवेश करती है।



सम्पीडक

ब के घटाव के लिए छल्लों का प्रयोग किया जाता है। इस सम्पीडक का प्रयोग जल वाष्य रेफ्रीजरेटर तथा सुपर चार्जर में जाता है।

3.5. अपकेन्द्रीय एवं अक्षीय संपीडक में अंतर

| विवरण | अपकेन्द्रीय सम्पीडक | अक्षीय सम्पीडक |
|--|---|---|
| वायु प्रवाह विनिर्माण एवं प्रचालन लागत शुरू करने की स्थिति | सम्पीडक के लम्बवत् अक्ष पर। अपेक्षाकृत कम। आसानी से चालू हो जाता है तथा कम आघूर्ण की आवश्यकता होती है। | सम्पीडक के समान्तर अक्ष पर। अपेक्षाकृत उच्च। चालू होने में समस्या होती है तथा अधिक आघूर्ण की आवश्यकता होती है। |
| उपयोगिता वायु प्रवाह का क्षेत्रफल अनुप्रयोग | एक चरण सम्पीडन के लिए उपयोगी होता है। अधिक क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है। गैस टर्बाइन तथा उद्योगों में प्रयोग किया जाता है। | बहुचरण सम्पीडन के लिए उपयोगी होता है। कम क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है। हवाई जहाजों तथा उच्च दाव उपरकणों में प्रयोग किया जाता है। |

8.6. एकल चरण पश्चाग्र वायु संपीडक

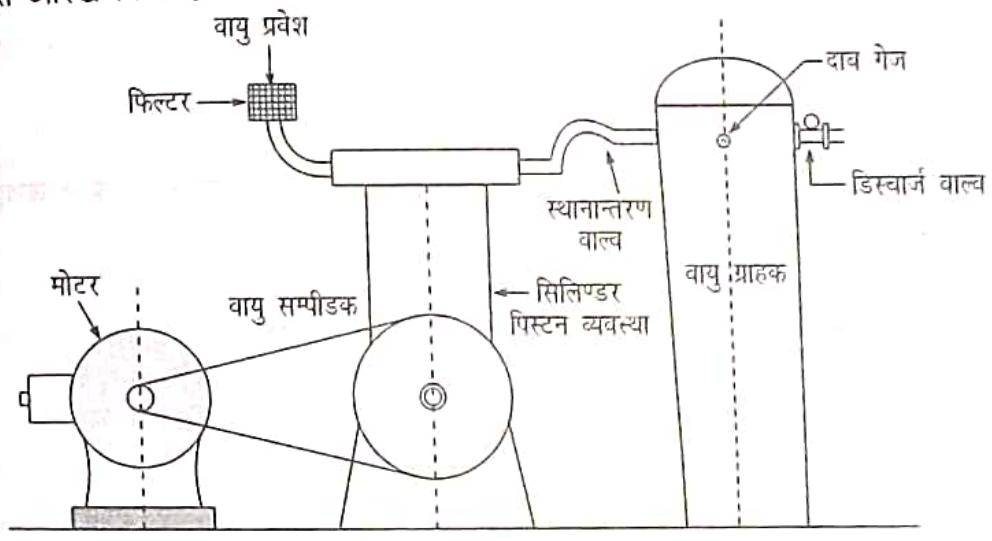
एकल चरण वायु संपीडक में वायु का सम्पीडन प्रारम्भिक दाव से अन्तिम दाव तक एक ही सिलेण्डर में होता है।

एकल चरण पश्चाग्र वायु संपीडक में निम्न अवयव लगे होते हैं—

- (i) सिलेण्डर (जैकेट के साथ)
- (ii) पिस्टन
- (iii) प्रवेश वाल्व
- (iv) स्थानान्तरण वाल्व
- (v) निकास वाल्व

इस संपीडक की संरचना पश्चाग्र इंजन की संरचना के समान होती है जिसमें सिलेण्डर पिस्टन व्यवस्थित होती है।

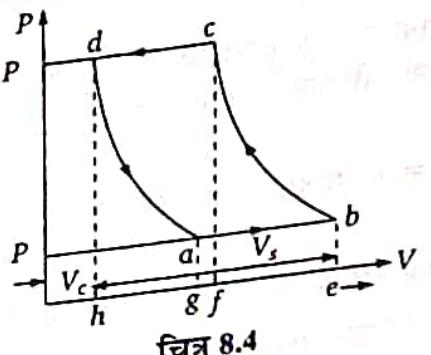
संपीडक का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 8.3

178

संपीडक को प्राथमिक चालक की सहायता से प्रारम्भ किया जाता है। संपीडक में पिस्टन, क्रैंक, क्रैंक शे कनेक्टिंग राड प्राथमिक चालक के माध्यम से घूमता है। स्वच्छ वायु प्रवेश वाल्व से सिलिण्डर में प्रवेश करती है जिसका आगे बढ़ने लगता है। इस स्ट्रोक को पिस्टन का चूषण स्ट्रोक कहते हैं। स्ट्रोक के अंत में प्रवेश वाल्व बंद हो जाता है। ऊपरी गति के कारण वायु का सम्पीडन होता है जिसे हम सम्पीडन स्ट्रोक कहते हैं। यह सम्पीडित वायु स्थानान्तरण सहायता से प्राहक में प्रवेश करता है। प्राहक में दाब गेज लगा होता है जिसकी सहायता से आवश्यक दाब का पापन प्राहक से निकास वाल्व के रास्ते सम्पीडित वायु को बाहर निकालते हैं। सम्पीडक दो स्ट्रोक पर कार्य करता है। इसका $P-V$ आरेख निम्न है—



चित्र 8.4

□ 8.7. एकल चरण पश्चात्र वायु सम्पीडक में कार्य

सूचक आरेख ($P-V$ आरेख) द्वारा चिह्नित क्षेत्रफल से सम्पीडक पर वायु द्वारा किया गया कार्य प्राप्त करते हैं।

वायु का सम्पीडन तथा प्रसारण $PV^n = C$ का अनुसरण करते हैं।

चक्र के दौरान कार्य = $abcd$ का क्षेत्रफल

$abcd$ का क्षेत्रफल = $dcfh$ का क्षेत्रफल + cbe का क्षेत्रफल - $hgad$ का क्षेत्रफल - $geba$ का क्षेत्रफल

$$W = P(V_c - V_d) + \left(\frac{P_2 V_c - P_1 V_b}{n-1} \right) - \left(\frac{P_2 V_d - P_1 V_a}{n-1} \right) - P_1(V_f - V_e)$$

$$W = \frac{n}{n-1} [(P_2 V_c - P_2 V_b) - (P_2 V_d - P_1 V_a)]$$

हम जानते हैं कि—

$$P_2 V_c = m_c R T_2$$

$$P_1 V_b = m_b R T_2$$

$$P_2 V_d = m_d R T_2$$

$$P_1 V_a = m_a R T_1$$

जहाँ

$(m_c - m_b)$ = सम्पीडक के दौरान वायु का द्रव्यमान

$(m_a - m_d)$ = प्रदायगी के पश्चात् क्लीयरेन्स आयतन में बचा वायु का द्रव्यमान

उपरोक्त सभी मान रखने पर

$$W = \frac{n}{n-1} [(m_c R T_2 - m_b R T_1) - (m_d R T_2 - m_a R T_1)]$$

$$W = \frac{n}{n-1} R [m_b (T_2 - T_1) - m_d (T_2 - T_1)]$$

$$W = \frac{n}{n-1} R [(m_b - m_d) (T_2 - T_1)]$$

$$W = \frac{n}{n-1} \times R \times (m_b - m_d) \times T_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

जहाँ $m_b - m_d$ = चूपण स्ट्रोक के दौरान वायु तथा प्रदायणी के दौरान वायु के द्रव्यमान का अंतर।

8.8. एकल चरण सम्पीड़क के लिए आवश्यक शक्ति

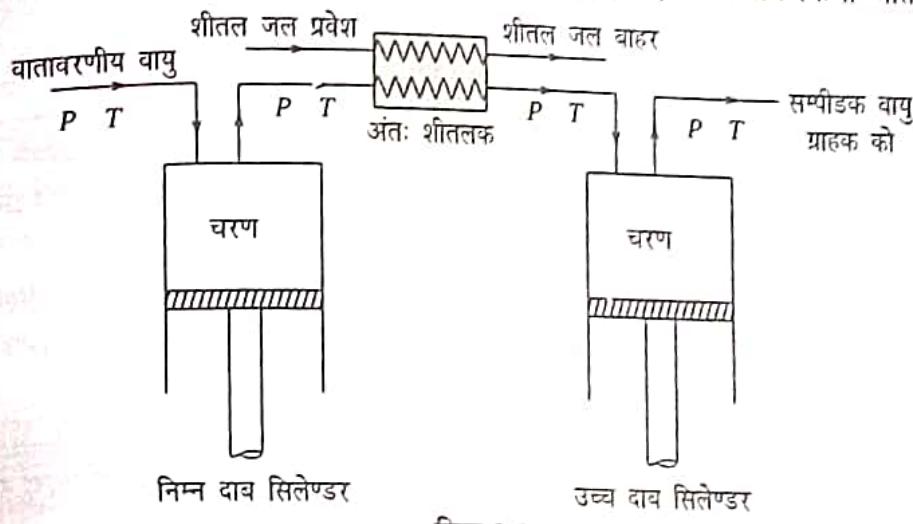
$$P = \frac{W \times N_m}{60} \text{ watt}$$

N = कार्य/चक्र

N_m = स्ट्रोक/चक्र

8.9. द्विचरण पश्चाग्र वायु सम्पीड़क (Two-stage Reciprocating Air Compressor)

इस सम्पीड़क में दो सिलिण्डरों का प्रयोग किया जाता है। वातावरणीय वायु का सम्पीड़न सर्वप्रथम निम्न दबाव सिलिण्डर में किया जाता है। उसके पश्चात् इस सम्पीडित वायु को उच्च दबाव सिलिण्डर में प्रवेश कराया जाता है। निम्न दबाव सिलिण्डर एवं उच्च दबाव सिलिण्डर के बीच एक अंतःशीतलक (Intercooler) का प्रयोग किया जाता है।



चित्र 8.5

द्विचरण पश्चाग्र संपीड़क का कार्य

W = निम्न दबाव सिलिण्डर में कार्य + उच्च दबाव सिलिण्डर में कार्य

$$W = \left(\frac{n}{n-1} \right) P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right] + \left(\frac{n}{n-1} \right) (P_2 V_2) \left[\left(\frac{P_3}{P_2} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

8.10. बहुचरण सम्पीड़न (Multistage Compression)

जब सम्पीडित वायु को उच्च दबाव की आवश्यकता होती है तब दो विधियाँ प्रयोग की जाती हैं—

- (i) एकल सिलेण्डर का प्रयोग करके सिलिण्डर का दाबानुपात उच्च बनाए रखें।
- (ii) एक से अधिक सिलिण्डर का प्रयोग करके सम्पीडित वायु का उच्च दबाव प्राप्त कर सकते हैं।

प्रथम विधि के प्रयोग से निम्न समस्याएँ होती हैं—

- उच्च आयतनिक सिलिंडर की आवश्यकता होती है।
- सिलिंडर की आयतनिक दक्षता कम हो जाती है।
- क्रैंक शाफ्ट की गति में परिवर्तन होता रहता है।
- शीतलन प्रभावशाली नहीं होता है तथा अधिक स्नेहक की आवश्यकता होती है।

द्वितीय विधि में उपरोक्त समस्याएँ दूर हो जाती हैं। बहुचरण सम्पीडन में आवश्यकतानुसार सिलिंडरों का प्रयोग जाता है। दो सिलिंडरों के बीच एक अंतःशीतलक का प्रयोग किया जाता है जिससे स्नेहक का प्रयोग भी कम होता है।

बहु चरण सम्पीडन के लाभ—

- कुल आयतनिक दक्षता में वृद्धि होती है।
- सम्पीडक पर प्रति चक्र कार्य की कमी होती है जिससे सम्पीडक को चलाने के लिए आवश्यक शक्ति में घटाव होता है।
- सिलिंडर की साइज एवं क्षमता में कमी होती है।
- समान आघूर्ण प्राप्त होता है।
- क्रैंक शाफ्ट का घूर्णन समान होता है।
- कम स्नेहक की आवश्यकता होती है।
- दुर्घटना की सम्भावनाएँ कम हो जाती हैं।
- लीकेज में हानि कम होती है।

□ 8.11. एकल क्रिया एवं द्वि-क्रिया सम्पीडक

एकल क्रिया सम्पीडक में वायु का चूषण, सम्पीडन एवं सम्पीडित वायु का प्रदायणी पिस्टन के एक तरफ होता है। सम्पीडक का कार्यकारी चक्र क्रैंक-शाफ्ट के एक चक्कर में प्राप्त होता है तथा सम्पीडित वायु की प्रदायणी भी इसी तरफ प्राप्त हो जाती है।

द्वि-क्रिया सम्पीडक में चूषण, सम्पीडक तथा सम्पीडित वायु की प्रदायणी पिस्टन के दोनों तरफ होती है। इसमें क्रैंक-शाफ्ट के एक चक्कर में पिस्टन का दो स्ट्रोक तथा प्रदायणी भी दो स्ट्रोक में प्राप्त होती है।

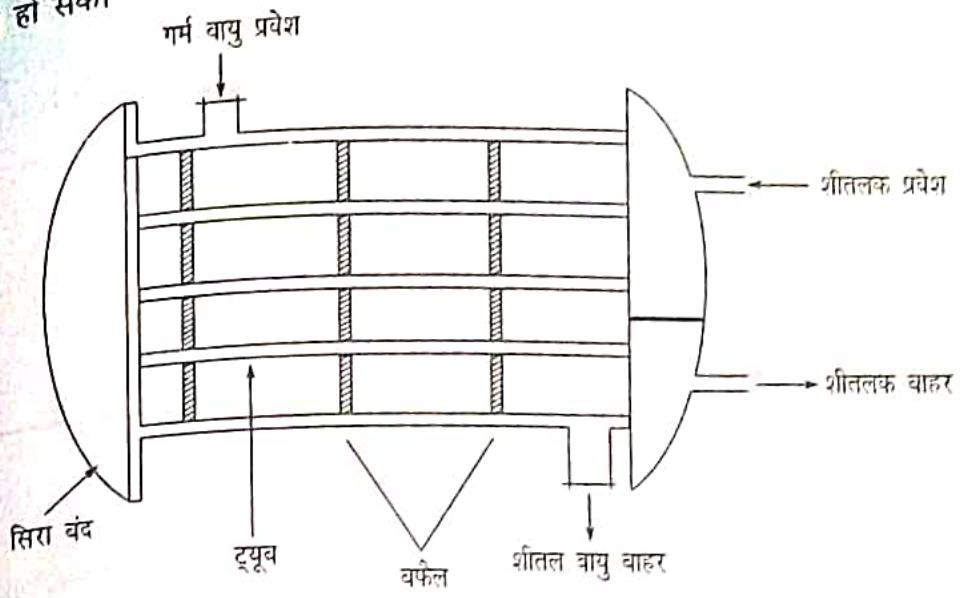
□ 8.12. घुमाऊ एवं पश्चाग्र सम्पीडक में अन्तर

| क्र०सं० | विवरण | पश्चाग्र वायु सम्पीडक | घुमाऊ वायु सम्पीडक |
|---------|-------------------|---|--|
| 1. | दाब | अधिकतम दाब 1000 bar है। | अधिकतम दाब बहुत कम होती है लगभग 10 bar तक होती है। |
| 2. | क्षमता | अधिकतम क्षमता $300 \text{ m}^3/\text{min}$ होती है। | अधिकतम क्षमता $3000 \text{ m}^3/\text{min}$ होती है। |
| 3. | वेग | कम वेग होता है। | उच्च वेग होता है। |
| 4. | साइज | सामान्यतः बड़े साइज का होता है। | छोटे साइज के होते हैं। |
| 5. | स्नेहक | जटिल स्नेहक प्रणाली प्रयोग की जाती है। | आसान स्नेहक प्रणाली प्रयोग की जाती है। |
| 6. | यान्त्रिक स्थिरता | प्रति चक्र संभव नहीं है। | प्रति चक्र आसानी से स्थिर बना रहता है। |
| 7. | वायु प्रदायणी | असमान एवं रुक-रुक कर होती है। | समान एवं लगातार होती है। |
| 8. | दक्षता की गणना | समतापीय दक्षता की गणना होती है। | आइसन्ट्रापिक दक्षता की गणना होती है। |
| 9. | उपयुक्त | निम्न क्षमता एवं उच्च दाब के लिए होता है। | उच्च क्षमता एवं निम्न दाब के लिए उपयुक्त होता है। |

गर्म वायु सम्पीडक

8.13. सम्पीडक में अन्तःशीतलक

अंतःशीतलक एक युक्ति है जिसकी सहायता से सम्पीडक द्वारा निष्कासित वायु से ऊपरा को बाहर निकाला जाता है जिससे वायु उण्डी हो सके।



चित्र 8.6

अंतःशीतलक का प्रयोग बहुचरण सम्पीडक में किया जाता है।

अंतःशीतलक में नलियों का प्रयोग किया जाता है जिसमें कूलेन्ट या अन्य द्रव भरे होते हैं। सम्पीडक सिलिण्डर में गर्म वायु अंतःशीतलक में प्रवेश करता है, जिससे सम्पीडित वायु की ऊपरा द्रूष्ट में बहते हुए शीतलक (coolant) को स्थानान्तरित हो जाती है तथा शीतल वायु निकास द्वारा से बाहर निकल जाती है।

अतः हम कह सकते हैं कि अंतःशीतलक एक ऊपराविनियमित की तरह कार्य करता है।

ऊपरा स्थानान्तरण दर की वृद्धि के लिए बफेल (Baffle) का प्रयोग किया जाता है।

8.14. पश्चात्र सम्पीडक में ऊपरा का निष्कासन

माना सम्पीडक द्वारा वायु के एकांक द्रव्यमान से ऊपरा का निष्कासन होना है जो निम्न दो निष्कासित ऊपरा का वीजगणितीय योग है—

- (i) प्रति किग्रा वायु से ऊपरा का निष्कासन बहु सम्पीडक में (q_1)
- (ii) प्रति किग्रा वायु से ऊपरा का निष्कासन अंतःशीतलक से (q_2)

हम जानते हैं

$$\begin{aligned}
 q_1 &= \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times \text{रुद्धोप्प कार्य} \\
 &= \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times \frac{R (T_2 - T_1)}{n - 1} \\
 \therefore m &= 1, R = C_V (\gamma - 1) \\
 &= \frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \times \frac{C_V (T_2 - T_1) \times (\gamma - 1)}{n - 1}
 \end{aligned}$$

Study PowerPoint

$$q_1 = \frac{\gamma - n}{n - 1} \times C_V \times (T_2 - T_1)$$

$$q_2 = C_P (T_2 - T_3)$$

$$q = q_1 + q_2$$

$$q = C_V \times \left(\frac{\gamma - n}{\gamma - 1} \right) \times (T_2 - T_1) + C_P (T_2 - T_3)$$

∴

$$T_3 = T_2$$

$$q = (T_2 - T_1) \left[C_V \left(\frac{\gamma - n}{n - 1} \right) + C_P \right]$$

∴

■ 8.15. सम्पीडक की दक्षता

सम्पीडक दक्षताएँ निम्नलिखित हैं—

- (i) आयतनिक दक्षता (Volumetric Efficiency)
- (ii) यांत्रिक दक्षता (Mechanical Efficiency)
- (iii) समतापीय दक्षता (Isothermal Efficiency)
- (iv) रुद्धोष्म दक्षता (Adiabatic Efficiency)

(i) आयतनिक दक्षता—यह सम्पीडक के चूषण स्ट्रोक के दौरान वायु के वास्तविक आयतन तथा पिस्टन विस्थापन का अनुपात होता है।

$$\eta_{vol} = \frac{mV_1}{V_s}$$

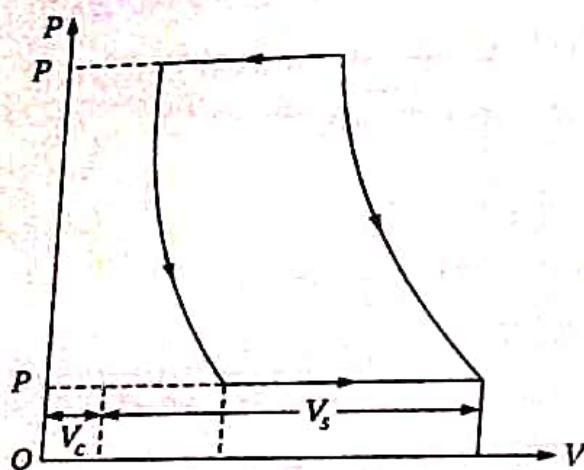
जहाँ

m = द्रव्यमान प्रवाह

V_1 = प्रवेश पर वायु का आयतन

V_s = स्वेप्ट आयतन

$P-V$ आरेख से



चित्र 8.7

$$\begin{aligned}
 \eta_{vol} &= \frac{V_2 - V_1}{V_s} \\
 &= \frac{V_c + V_s - V_1}{V_s} \\
 &= 1 + \frac{V_c}{V_s} - \frac{V_1}{V_s} \quad \dots(1)
 \end{aligned}$$

$$C = \text{क्लीयरेन्स आयतन} / \text{स्वेट आयतन} = \frac{V_c}{V_s}$$

$$P_1 V_1^n = P_1 V_4^n$$

$$V_1 = V_4 \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{n}}$$

$$V_1 = V_C \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{n}}$$

$\because V_4 = V_C$

उपरोक्त मान को समीकरण (1) में रखने पर,

$$\eta_{vol} = 1 + C - \frac{V_c}{V_s} \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{n}}$$

$$\eta_{vol} = 1 + C - C \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{n}}$$

आयतनिक दक्षता को प्रभावित करने वाले कारक—

(i) क्लीयरेन्स $C \left(\frac{V_c}{V_s} \right)$

यदि $C = 0$, तब $\eta_{vol} = 100\%$

(ii) दाब अनुपात $\left(\frac{P_2}{P_1} \right)$

यदि $P_2 = P_1$ तब $\eta_{vol} = 100\%$

यदि $\frac{P_2}{P_1}$ घटता है तब η_{vol} बढ़ता है।

यदि $\frac{P_2}{P_1}$ बढ़ता है तब η_{vol} घटता है।

(iii) पाइप में वायु लीकेज

(iv) सम्पीडक अवयवों में घर्षण

(v) जड़त्व

(vi) सम्पीडक की उच्च गति

है।

(ii) यान्त्रिक दक्षता (Mechanical Efficiency)—यह समीडक की सूचित शक्ति तथा व्रेक शक्ति का अनुपात है।

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{\text{समीडक की सूचित शक्ति IP}}{\text{समीडक की व्रेक शक्ति BP}}$$

$$IP = \frac{W \times N_w}{60} \text{ watt}$$

$$BP = \frac{2\pi N_p T}{60} \text{ watt}$$

$$\boxed{\eta_{\text{mech}} = \frac{WN_w}{2\pi N_p T}}$$

जहाँ

W = समीडक का कार्य (Joule में)

N_w = समीडक की गति (rpm)

N_p = इंजन की गति (rpm)

T = आघूर्ण

(iii) समतापीय दक्षता (Isothermal Efficiency)—यह समतापीय समीडन कार्य तथा वास्तविक समीडन का अनुपात होता है।

$$\eta_{\text{isothermal}} = \frac{\text{समतापीय समीडन कार्य}}{\text{वास्तविक समीडन कार्य}}$$

$$\text{समतापीय समीडन कार्य} = P_1 V_1 \ln \left(\frac{P_2}{P_1} \right)$$

$$\text{वास्तविक समीडन कार्य} = \frac{n}{n-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

समीकरण (1) में समीकरण (2) समीकरण (3) का मान रखने पर,

$$P_1 V_1 \ln \left(\frac{P_2}{P_1} \right)$$

$$P_1 V_1 \ln \left(\frac{P_2}{P_1} \right)$$

$$\eta_{\text{isothermal}} = \frac{\frac{n}{n-1} P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}{P_1 V_1 \ln \left(\frac{P_2}{P_1} \right)}$$

$$\boxed{\eta_{\text{isothermal}} = \frac{\ln \frac{P_2}{P_1}}{\frac{n}{n-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}}$$

समीक्षक

(iv) रुद्धोप्प दक्षता (Adiabatic Efficiency)

यह प्रतिक्रिया रुद्धोप्प संपीडन कार्य तथा अप्रतिक्रिया रुद्धोप्प संपीडन कार्य का अनुपात होता है।

$$\eta_{\text{Adiabatic}} = \frac{\text{प्रतिक्रिया रुद्धोप्प संपीडन कार्य}}{\text{अप्रतिक्रिया रुद्धोप्प संपीडन कार्य}}$$

$$W_{\text{reversible adiabatic}} = \frac{\gamma}{\gamma-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]$$

$$W_{\text{irreversible adiabatic}} = \frac{n}{n-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

$$\frac{\gamma}{\gamma-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]$$

$$\text{Now, } \eta_{\text{adiabatic}} = \frac{\frac{\gamma}{\gamma-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]}{\frac{n}{n-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}$$

$$\eta_{\text{adiabatic}} = \frac{\frac{\gamma}{\gamma-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]}{\frac{n}{n-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}$$

$$\eta_{\text{adiabatic}} = \frac{\frac{\gamma}{\gamma-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]}{\frac{n}{n-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}$$

8.16. समीडक स्नेहन (Compressor Lubrication)

समीडक के शीतलन के लिए स्नेहक प्रणाली प्रयोग की जाती है। हम जानते हैं कि समीडक चल अंगों के समन्वय से बना होता है जिसमें घर्षण होता है। घर्षण के कारण ऊपरा उत्पन्न होती है जिसके लिए स्नेहक प्रणाली आवश्यक होती है। स्नेहन के लिए स्नेहक तेल का प्रयोग किया जाता है।

समीडक के निम्न अवयवों को स्नेहन की आवश्यकता होती है—

- क्रैंक केस
- सिलिण्डर
- सिलिण्डर की दीवार
- पिस्टन पिन
- क्रैंक
- वियरिंग आदि।

अथा इजानयात्रा स्पैलश स्नेहन प्रणाली प्रयोग की जाती है जो जटिल होती है। शीतल जल भी स्नेहक के रूप में प्रयोग किया जाता है।

□ 8.17. सम्पीडक के अनुप्रयोग

- (i) सम्पीडक का प्रयोग सुपर चार्जिंग एवं अंतर्दहन इंजन के स्केवेन्जिंग (Scavenging) के लिए किया जाता है।
- (ii) ईधन के क्षेपण (injection) के लिए डीजल इंजन में प्रयोग किया जाता है।
- (iii) वायु इंजन में प्रयोग किया जाता है।
- (iv) वायुवीय इंजन जैसे डिल, हैमर, लोकोमोटिव में प्रयोग किया जाता है।
- (v) ब्लास्ट भट्टो में प्रयोग किया जाता है।
- (vi) जटिल संरचनाओं की सफाई के लिए प्रयोग किया जाता है।
- (vii) बड़े भवन के शीतलन के लिए प्रयोग किया जाता है।

॥ सारांश ॥

- **वायु सम्पीडक**—यह एक ऐसा उपकरण है जिसकी सहायता से वायु की स्थितिज ऊर्जा को गतिज ऊर्जा में परिवर्तित करते हैं। विभिन्न प्रकार के वायु सम्पीडक निम्नलिखित हैं—
 - पश्चात्र सम्पीडक
 - घुमाऊ सम्पीडक
 - एकल चरण सम्पीडक
 - बहुचरण सम्पीडक
 - एकल क्रिया सम्पीडक
 - द्विक्रिया सम्पीडक
- **घुमाऊ सम्पीडक**—निम्न दब वायु के लिए प्रयोग किया जाता है।
- **वर्गीकरण**
 - (i) धनात्मक विस्थापन सम्पीडक
 - (ii) अधनात्मक विस्थापन सम्पीडक
- **एकल चरण पश्चात्र सम्पीडक**
इससे केवल एक सिलिण्डर में ही वायु का सम्पीडन होता है।

$$P' = \frac{n}{n-1} \times R \times (m_b - m_d) \times T_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

- **बहु चरण सम्पीडन**
इसमें सम्पीडन के लिए दो से अधिक सिलिण्डरों का प्रयोग किया जाता है।
- **सम्पीडक में प्रयुक्त अंतःशीतलक**
सम्पीडित वायु की ऊर्ध्वा को निकालकर उसे ठण्डा करने के लिए प्रयुक्त युक्ति को अंतःशीतलक कहते हैं।
- **पश्चात्र सम्पीडक से निष्कासित ऊर्ध्वा**

$$q = (T_2 - T_1) \left[\frac{C_v(\gamma - n)}{(n-1)} + C_p \right]$$

वायु सम्पीडक

- आवतनिक दक्षता

$$\eta_{vol} = 1 + C - C \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{n}}$$

$$C = \frac{V_c}{V_s} = \text{कलीयरेन्स अनुपात}$$

- यांत्रिक दक्षता

$$\eta_{mech} = \frac{WN_w}{2\pi N_p T}$$

- समतापीय दक्षता

$$\eta_{isothermal} = \frac{\ln \left(\frac{P_2}{P_1} \right)}{\frac{n}{n-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}$$

- रूपद्वारा दक्षता

$$\eta_{adiabatic} = \frac{\frac{\gamma}{\gamma-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]}{\frac{n}{n-1} \times \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]}$$

- सम्पीडक स्नेहन

सम्पीडक के चल अंगों से घर्षण एवं ऊष्मा को कम करने के लिए स्नेहन प्रणाली का प्रयोग किया जाता है। स्पैलश स्नेहन प्रणाली प्रयोग की जाती है।

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. एक द्विक्रिया पश्चाग्र सम्पीडक में सिलिण्डर का बोर 30 cm तथा स्ट्रोक की लम्बाई 38 cm है। भाप का दाब सिलिण्डर में प्रवेश के समय 700 kN/m^2 है तथा 9 cm पिस्टन के पहले कट ऑफ हो जाता है। सूचित गति की गणना कीजिए यदि इंधन की गति 300 rpm, पश्च दाब 110 kN/m^2 तथा K का मान 0.7 हो। (2002)

हल : दिया है—

$$\text{सिलिण्डर बोर} = 30 \text{ cm}$$

$$\text{स्ट्रोक लम्बाई} = 38 \text{ cm} = V_3$$

$$\text{भाप का दाब } P_1 = 700 \text{ kN/m}^2$$

$$\text{इंजन की गति (N)} = 300 \text{ rpm}$$

$$P_b = 110 \text{ kN/m}^2$$

$$V_2 = 9 \text{ cm}$$

प्रश्नानुसार,

$$r = \frac{V_3}{V_2} = \frac{38}{9} = 4.22$$

$$\begin{aligned} \text{हम जानते हैं कि } P_m &= k \left[\frac{P_1}{r} (\log_e r + 1) - P_b \right] \\ &= 0.7 \left[\frac{700}{4.22} (\log_e 4.22 + 1) - 110 \right] \\ &= 206.4 \text{ kN/m}^2 \end{aligned}$$

$$\text{पिस्टन का क्षेत्रफल } A = \frac{\pi}{4} d^2$$

$$A = \frac{\pi}{4} \times (0.30)^2$$

$$A = 0.0707 \text{ m}^2$$

हम जानते हैं कि सूचित शक्ति

$$I_B = \frac{2P_m LAN}{60} \text{ kW}$$

$$I_P = \frac{2 \times 206.4 \times 0.38 \times 0.0707 \times 300}{60} \text{ kW}$$

$$I_P = 55.45 \text{ kW}$$

उदाहरण 2. एकल सिलिण्डर इंजन जो चतुर्थ चक्र पर कार्य कर रहा है के परीक्षण के दौरान निम्न आंकड़े होते हैं—

$$\text{मध्य प्रभावी दबाव} = 755 \text{ kN/m}^2$$

$$\text{सिलिण्डर बोर} = 10 \text{ cm}$$

$$\text{पिस्टन लम्बाई} = 15 \text{ cm}$$

$$\text{इंजन स्पीड} = 8 \text{ rps}$$

$$\text{ब्रेक पहिए का व्यास} = 62.5 \text{ cm}$$

$$\text{ब्रेक पहिए का भार} = 180 \text{ N}$$

उपरोक्त आंकड़ों से निम्न की गणना कीजिए-

(a) सूचित शक्ति (b) ब्रेक शक्ति (c) यान्त्रिक दक्षता

$$\text{हल : दिया है, } P_m = 755 \text{ kN/m}^2 = 755 \times 10^3 \text{ N/m}^2$$

$$\text{बोर (d)} = 10 \text{ cm} = 0.10 \text{ m}$$

$$\text{स्ट्रोक (L)} = 15 \text{ cm} = 0.15 \text{ m}$$

$$\text{इंजन गति} = 8 \text{ rps}$$

$$N = 8 \times 60 \text{ rpm}$$

$$N = 480 \text{ rpm}$$

$$\text{ब्रेक व्हील व्यास} = 62.5 \text{ cm}$$

$$= 0.625 \text{ m}$$

$$\text{ब्रेक व्हील त्रिज्या, } r = 0.3125 \text{ m}$$

कुल भार = $180 \text{ N} = 0.18 \text{ kN}$

$$z = 1$$

(i) चार स्ट्रोक के लिए सूचित शक्ति

$$IP = \frac{P_m LANZ}{60 \times 2}$$

$$A = \frac{\pi}{4} d^2$$

$$= \frac{\pi}{4} \times (0.10)^2$$

$$IP = \frac{755 \times 0.15 \times \pi \times (0.10)^2 \times 480 \times 1}{60 \times 2 \times 4}$$

$$IP = 3.56 \text{ kW}$$

Ans.

$$(ii) BHP = \frac{2\pi DWN}{60} = \frac{2 \times \pi \times 0.18 \times 0.625 \times 480}{60}$$

$$BHP = 2.83 \text{ kW}$$

Ans.

$$(iii) \eta_{mechanical} = \frac{BHP}{IHP} \times 100$$

Ans.

$$\eta_{mech} = \frac{2.83}{3.56} \times 100 = 79.4\%$$

Ans.

उदाहरण 3. एक एकल क्रिया पश्चात्र संपीडक के सिलिंडर का बोर 24 cm है तथा रेखीय पिस्टन वेग 200 m/min है। प्रवेश दाब तथा निकास दाब 100 kN/m^2 तथा 1000 kN/m^2 क्रमशः हैं। सूचित शक्ति की गणना यदि वायु $C = 1.25$ का अनुसरण करें। वायु का प्रवेश तापमान 15°C तथा क्लीयरेन्स नगण्य है। (2002)

हल : प्रश्नानुसार,

$$d = 0.24 \text{ m}$$

$$V = 2000 \text{ m/min}$$

$$P_1 = 100 \text{ kN/m}^2$$

$$P_2 = 1000 \text{ kN/m}^2$$

$$n = 1.25$$

प्रति सेकेण्ड संपीडित वायु का आयतन

$$V_1 = \frac{\pi}{4} d^2 \times V$$

$$= \frac{\pi}{4} \times (0.24)^2 \times \frac{200}{60} \text{ m}^3/\text{sec}$$

$$V_1 = 0.151 \text{ m}^3/\text{sec}$$

संपीडक की सूचित शक्ति

$$P = \frac{n}{n-1} \times P_1 V_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right] \text{ kW}$$

$$P = \frac{125}{0.25} \times 15.1 \left[(10)^{\frac{0.25}{1.25}} - 1 \right]$$

$$P = 44.16 \text{ kW}$$

उदाहरण 4. एकल क्रिया द्वि चरण पश्चात्य वायु सप्पीडक में अन्तःशीतलक का दाब 15 bar है तथा रोटर सप्पीडक दर 5 kg/min है। प्रवेश तापमान तथा दाब 15°C एवं 1 bar है। वायु $PV^{1.3} = C$ का अनुसारण कर गया है। सप्पीडक की गति 420 rpm हो तो तापीय दक्षता की गणना कीजिए। यदि निम्न दाब एवं उच्च दाब सिलिंडर के लिए वर्तीयरेन्स 5% एवं 6% स्वेप्ट आयतन का हो तो दोनों सिलिंडरों का वर्तीयरेन्स आयतन तथा स्वेप्ट आयतन गणना कीजिए।

हल : दिया है,

$$P_1 = P_4 = 1 \text{ bar}$$

$$P_2 = P_3 = P_5 = P_g = \sqrt{1 \times 15} = 3.873 \text{ bar}$$

$$P_6 = P_7 = 15 \text{ bar}$$

$$m = 5 \text{ kg/min}$$

$$T_1 = 288^\circ \text{ K}$$

$$n = 1.3$$

$$N = 420 \text{ rpm}$$

$$\text{निम्न दाब सिलिंडर का \% = } 05\% = x$$

$$\text{उच्च दाब सिलिंडर का \% = } 06\% = y$$

हम जानते हैं कि

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}}$$

$$T_2 = 288 \times (3.873)^{\frac{1.3-1}{1.3}}$$

$$T_2 = 393.6^\circ \text{ K}$$

निम्न दाब सिलिंडर की आयतनिक दक्षता,

$$\eta_V = \left[1 - \left(x \times \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{n}} \right) - 1 \right]$$

$$\eta_V = 1 - \left[0.05 \times (3.873)^{\frac{1}{1.3}} - 1 \right]$$

$$\eta_V = 0.91$$

$$\eta_{\text{volumetric low pressure}} = 91\%$$

$$\begin{aligned} \text{उच्च दब सिलिंडर की आयतनिक दक्षता} &= \left[1 - \left(y \times \left(\frac{P_6}{P_5} \right)^{\frac{1}{n}} - 1 \right) \right] \\ &= \left[1 - \left(0.06 \times \left(\frac{15}{3.873} \right)^{\frac{1}{13}} - 1 \right) \right] = 0.89 \end{aligned}$$

$\eta_{\text{volumetric high pressure}} = 89\%$

निम्न दब सिलिंडर का प्रभावी दब ($V_1 - V_4$)

Ans.

$$\begin{aligned} &\approx \frac{mRT_1}{P_1} \\ &= \frac{5 \times 298.7 \times 288}{1 \times 10^5} \\ &= 4.22 \text{ m}^3/\text{min.} \end{aligned}$$

Ans.

निम्न दब सिलिंडर का कलोयरेंस्य आयतन

$$V_1 - V_3 = \frac{V_1 - V_4}{\eta_{V_L}}$$

$$V_1 - V_3 = \frac{4.22}{0.91}$$

$V_1 - V_3 = 4.637 \text{ m}^3/\text{min}$

Ans.

उच्च दब सिलिंडर का कलोयरेंस्य आयतन

$$V_5 - V_7 = \frac{V_5 - V_6}{\eta_{V_H}}$$

$$= \frac{mRT_2}{P_2 \times \eta_{V_L}}$$

$$V_5 - V_7 = \frac{5 \times 298.7 \times 393.6}{3.873 \times 10^5 \times 0.89}$$

$V_5 - V_7 = 1.673 \text{ m}^2/\text{min}$

Ans.

उदाहरण 5.2 kg वायु का सम्पीड़न समतावीय 15 bar तथा 500°C पर होता है जिसके कारण सम्पीड़ित वायु वास्तविक वायु की पाँच गुना हो जाती है। (2005)

निम्न की गणना कीजिए—

- (a) वास्तविक आयतन (b) अंतिम दब

हल : प्रश्नानुसार

$$\begin{aligned} P_1 &= 15 \text{ bar} \\ &= 15 \times 10^5 \text{ N/m}^2 \end{aligned}$$

माना
गैस समीकरण से

$$T_1 = 500 + 273$$

$$= 773^\circ \text{ K}$$

$$m = 2 \text{ kg for air}$$

$$V_2 = 5V_1$$

$$R = 287.84 \text{ Nm/kg K}$$

$$P_1 V_1 = m R T_1$$

$$15 \times 10 \quad V_1 = 2 \times 287.84 \times 773$$

$$V_1 = 2.983 \text{ m}^3 = \text{Actual volume}$$

और

$$P_1 V_1 = P_2 V_2$$

$$15 \times 10^5 \times 2983 = P_2 \times 5 \times 2.0983$$

$$P_2 = 3 \text{ bar}$$

उदाहरण 6. वायु का प्रवेश दाब एवं तापमान क्रमशः 1 bar तथा 20° C है। वायु $PV^{1.2} = C$ का अनुसरण करती है तथा अंतिम दाब 10 bar है।

निम्न की गणना कीजिए—

- (i) सम्पीडित वायु का अंतिम तापमान
- (ii) सम्पीडित वायु द्वारा निष्कासित तापमान
- (iii) सम्पीडक का कुल कार्य

मानिए $R = 287 \text{ J/kg K}$, $\gamma = 1.4$

हल : दिया है, $P_1 = 1 \text{ bar} = P_2$

$$T_2 = 20^\circ \text{ C} = 293 \text{ K}$$

$$n = 1.2$$

$$P_3 = 10 \text{ bar}$$

$$R = 287 \text{ J/kg K}$$

$$\gamma = 1.4$$

- (i) सम्पीडित वायु का अंतिम तापमान (T_3)

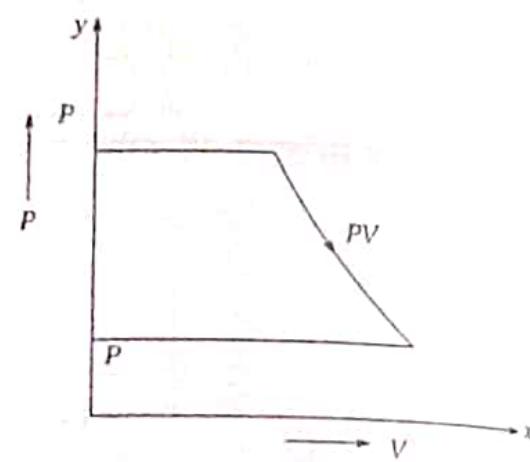
$$\left(\frac{T_3}{T_2}\right) = \left(\frac{P_3}{P_2}\right)^{\frac{n-1}{n}}$$

$$T_3 = \left(\frac{10}{1}\right)^{\frac{1.2-1}{1.2}} \times 293$$

$$T_3 = 430 \text{ K}$$

- (ii) सम्पीडन कार्य

$$W_{2-3} = \frac{m R (T_3 - T_2)}{n-1}$$



चित्र 8.8

$$= \frac{1 \times 287 \times (430 - 293)}{12 - 1}$$

$W_{2-3} = 196595 \text{ joule}$

Ans.

(iii) नियन्त्रित तापमान T_4 = समीडक के अंत में तापमान
 $T_4 = 430 \text{ K}$

(iv) प्रक्रम के दौरान कुल कार्य $W_{1-2-3-4-0} = 12 \times 196595$
 कुल कार्य = 235914 kJ

Ans.

उदाहरण 7. एकल क्रिया पश्चात्र वायु समीडक में वायु प्रवाह दर $9 \text{ kg/m}^2 \text{ s}$ तथा दाब 6 bar है। वायु का प्रवेश एवं बाहरी तापमान 1 bar तथा 15.5°C क्रमशः है। वायु $PV^{1.25}$ का अनुसारण करती है। समीडक की शक्ति की गणना करें यदि यांत्रिक दक्षता 80% हो।

हल : दिया है—

$$P_1 = 1 \text{ bar} = 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$T_1 = 15.5 + 273 = 283.3 \text{ K}$$

$$P_2 = 6 \text{ bar} = 6 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$m = 9 \text{ kg/min}$$

$$R = 292.07 \text{ J/kg K}$$

$$\eta_{\text{mechanical}} = 0.80$$

$$PV^{1.25} = \text{constant}$$

$$n = 1.25$$

$$W = \frac{n}{n-1} \times mRT_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

$$W = \frac{1.25}{1.25-1} \times 9 \times 292.07 \times 283.3 \left[\left(\frac{6}{1} \right)^{\frac{1.25-1}{1.25}} - 1 \right]$$

$$W = 26821.50 \text{ J}$$

$$\eta = \frac{\text{कार्य}}{\text{शक्ति}}$$

$$\text{शक्ति} = \frac{\text{कार्य}}{\eta} = \frac{2682.50}{0.80}$$

$P = 33.53 \text{ kW}$

Ans.

उदाहरण 8. एकल चरण पश्चात्र वायु समीडक के परीक्षण के दौरान निम्न आंकड़े प्राप्त हुए हैं—

$$\text{स्वेष्ट आयतन} = 2000 \text{ cm}^2$$

$$\text{गति} = 800 \text{ rpm}$$

$$\text{दाब अनुपात} = 8$$

कलीयरेन्स = 5% स्वेष्ट आयतन का

प्रवेश दाब $P = 101.3 \text{ kPa}$

प्रवेश तापमान $t = 15^\circ \text{C}$

$n = 1.25$

यांत्रिक दक्षता = 0.85

निम्न की गणना कीजिए-

- (a) सूचित शक्ति (b) आयतनिक दक्षता (c) द्रव्यमान प्रवाह दर
 (e) समतापीय दक्षता (f) सम्पीड़क को चलाने के लिए वास्तविक शक्ति

हल : प्रश्नानुसार,

$$P_1 = 101.3 \text{ kPa}$$

$$P_2 = 810.4 \text{ kPa}$$

$$T_1 = 288 \text{ K}$$

$$V_s = 2000 \text{ cm}^3$$

$$V_3 = V_C = 0.05$$

$$V_s = 100 \text{ cm}^3$$

$$V_1 = V_C + V_S = 2100 \text{ cm}^3$$

$$P_3 V_3^n = P_4 V_4^n$$

$$V_4 = V_3 \left(\frac{P_3}{P_4} \right)^{\frac{1}{n}}$$

$$V_4 = 100 \times (8)^{\frac{1}{1.25}}$$

$$V_4 = 528 \text{ cm}^3$$

$$V_1 - V_4 = 2100 - 528 \\ = 1572 \text{ cm}^3$$

$$W = \frac{n}{n-1} P_1 (V_1 - V_4) \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$$

$$= \frac{1.25}{0.25} \times 1013 \times 10^3 \times 1572 \times 10^{-6} \left[(8)^{\frac{0.25}{1.25}} - 1 \right]$$

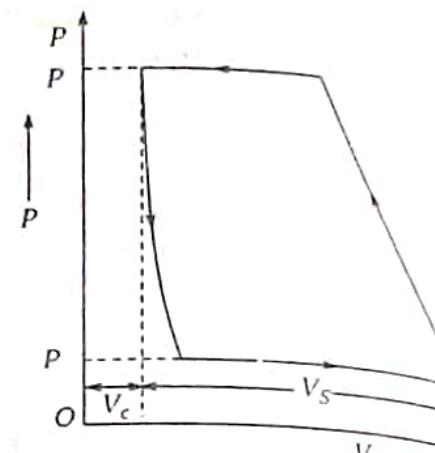
$$W = 411 \text{ J}$$

$$(i) \text{ सूचित शक्ति} = \frac{411 \times 800 \times 10^{-3}}{60}$$

$$IP = 5.47 \text{ kW}$$

$$(ii) \text{ आयतनिक दक्षता} = \frac{1572}{2000} \times 100$$

$$\eta_{volumetric} = 78.6\%$$



चित्र 8.9

वायु सम्पीडक

(iii) द्रव्यमान प्रवाह दर

$$m = \frac{PV}{RT}$$

$$m = \frac{1013 \times 10^3 \times 1572 \times 10^{-6}}{287 \times 288}$$

$$m = 1.93 \times 10^{-3} \text{ kg}$$

Ans.

(iv) मुक्त वायु प्रदायगी (FAD) = $1572 \times 10^{-6} \times 800$

$$= 1.26 \text{ m}^3/\text{min}$$

Ans.

(v) समतापीय दक्षता

$$W_t = P_1 (V_1 - V_4) \ln \frac{P_2}{P_1}$$

$$= 1013 \times 10^3 \times 1572 \times 10^{-6} \ln 8$$

$$W_t = 331 \text{ J}$$

$$\eta_{\text{isothermal efficiency}} = \frac{0.331 \times 800}{5.47 \times 60}$$

$$= 80.7\%$$

Ans.

(vi) वास्तविक शक्ति = $\frac{5.47}{0.85} = 6.44 \text{ kW}$

Ans.

|| अभ्यास ||

♦ महत्वपूर्ण प्रश्न

- एक द्विक्रिया पश्चात्र सम्पीडक में सिलिण्डर का बोर 30 cm तथा स्टोक की लम्बाई 38 cm है। भाप का दाव सिलिण्डर में प्रवेश के समय 700 kN/m^2 है तथा 9 cm पिस्टन के पहले कट आक हो जाता है। सूचित शक्ति की गणना कीजिए यदि इंजन की गति 300 rpm, पश्च दाव 110 kN/m^2 तथा K का मान 0.7 हो। (2002)
- एकल सिलिण्डर इंजन जो चतुर्थ चक्र पर कार्य कर रहा है परीक्षण के दौरान निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं— (2002)
मध्य प्रभावी दाव = 755 kN/m^2
सिलिण्डर बोर = 10 cm
पिस्टन लम्बाई = 15 cm
इंजन स्पीड = 8 rps
ब्रेक पहिए का व्यास = 62.5 cm
ब्रेक पहिए का भार = 180 N
उपरोक्त आँकड़ों से निम्न की गणना कीजिए—

- (a) सूचित शक्ति
- (b) ब्रेक शक्ति
- (c) यान्त्रिक दक्षता

- एक एकल क्रिया पश्चात्र सम्पीडक के सिलिण्डर का बोर = 24 cm है तथा रेखीय पिस्टन वेग 200 m/min है। प्रवेश दाव तथा निकास दाव 100 kN/m^2 तथा 1000 kN/m^2 क्रमशः हैं। सूचित शक्ति की गणना कीजिए यदि वायु $PV^{1.25} = C$ का अनुसरण करे। वायु का प्रवेश तापमान 15°C है तथा व्हीयरेन्स नगण्य है। (2002)

वायु स्पीडक

18. 0.2 m^3 वायु को 20°C तथा 100 kPa पर स्पीडित किया जा रहा है। वायु $PV^{1.3} = C$ का अनुसरण कर रही है। स्पीडन अनुपात 6 है। स्पीडित वायु को तब तक ऊप्रा प्रदान की जाती है जब तक कि पिस्टन अपनी पुनः प्रारम्भिक स्थिति में न पहुँच जाए। इस दौरान दाब समान रहता है।

निम्न की गणना कीजिए—

- (a) वायु का द्रव्यमान
- (c) अंतिम तापमान

- (b) स्पीडन के अंत में दाब
- (d) प्रक्रम के दौरान स्थानान्तरित ऊप्रा

उत्तर— 0.238 kg , 1.027 MP_a , 2736°C , 123.7 kJ

19. एकल सिलिण्डर एकल क्रिया वायु स्पीडक में सिलिण्डर का व्यास 200 mm तथा स्ट्रोक 300 mm है। वायु का स्पीडक में प्रवेश पर दाब एवं तापमान 1 bar तथा 15°C है। निकास दाब 6 bar है। स्पीडन $PV^{1.2} = C$ का अनुसरण करती है तथा स्पीडक की गति 100 rpm है।

निम्न की गणना कीजिए—

- (a) वायु का द्रव्यमान
- (b) अंतिम तापमान
- (c) सूचित शक्ति

उत्तर— 1.137 , 388.2 K , 3.271 kW

20. एकल चरण एकल क्रिया स्पीडक को $30 \text{ m}^3/\text{hr}$ से शुद्ध वायु प्रदान की जाती है। प्रवेश दाब एवं निकास दाब क्रमशः 1.0 bar तथा 6.0 bar हैं। स्पीडक की आयतनिक दक्षता 0.8 , समतापीय दक्षता 0.75 तथा यान्त्रिक दक्षता 0.80 है। मध्य प्रभावी दाब तथा स्पीडक के लिए आवश्यक शक्ति की गणना कीजिए।

उत्तर— 1.914 bar , 2.49 kW

21. निम्न की गणना कीजिए—

- (i) स्ट्रोक की लम्बाई
- (ii) पिस्टन का व्यास
- (iii) सूचित शक्ति

यदि एकल क्रिया वायु स्पीडक के परीक्षण से निम्न आंकड़े प्राप्त होते हैं—

- (a) प्रवेश दाब = 101.325 kPa
- (b) प्रवेश तापमान = 15°C
- (c) मुक्त वायु प्रदायगी = $105 \text{ m}^3/\text{min}$
- (d) निकास दाब = 98 kP_a

(e) निकास तापमान = 30°C

(f) निकास दाब = 40 kP_a

(g) गति = 220 rpm

(h) $n = 1.25$

(i) स्ट्रोक लम्बाई = बोर व्यास

(j) स्वेप्ट आयतन = 6% क्लीयरेन्स आयतन का

22. एकल सिलिण्डर पश्चात्र स्पीडक का बोर एवं स्ट्रोक क्रमशः 120 m तथा 150 mm है। स्पीडक की गति 1200 rpm है। स्पीडक का प्रारम्भिक दाब तथा तापमान 120 kP_a एवं 20°C है। स्पीडक का अंतिम तापमान 215°C है। क्लीयरेन्स तथा आयतनिक दक्षता = 100% एवं $n = 1.3$ है।

निम्न की गणना कीजिए—

- (i) दाब अनुपात
- (ii) सूचित शक्ति
- (iii) शाफ्ट शक्ति यदि $\eta_{\text{mech}} = 0.80$
- (iv) द्रव्यमान प्रवाह दर

उत्तर— 8.48 , 11.27 kW , 14.1 kW , 0.0725 kg/sec

23. एकल क्रिया द्वारा सर्पिल के कार्य की मापदण्डित क्रॉमिंग वर्ट अवस्था देखने के लिए जब 1 kg के अनु का द्रव्यमान 1 kg है तब अनु $PV^{1.3}$ का अनुपात बर्ती है।
उत्तर — 164.92 kg

24. सर्पिल के अनु का सर्पिल 0.98 bar, 20°C से 9.8 bar तक कीट है तब अनु $PV^{1.3} = C$ का अनुपात क्या है। सर्पिल अनु का तापमान दोगु गार्ड 1 kg वज्र कीट है।
उत्तर — 137°C, 236 kg

25. एक एकल क्रिया द्वारा दायर अनु सर्पिल विलम्ब अवस्थाएँ दर्शाने की क्रिया है, 6 kg/m² के अनु सर्पिल अनु 15 kg का प्रकार करते हैं। सर्पिल के सर्पिल विलम्ब 1 bar तक 15°C है तब $PV^{1.3} = C$ का अनुपात करते हैं।
उत्तर — 26.15 kg, 0.816

◆ अन्य प्रश्नावधीय प्रश्न

1. अनु सर्पिल के कीमति कीमति
2. अनु सर्पिल के अनुपाती कीमति
3. अनु सर्पिल का कार्यक्रम कीमति
4. सर्पिल की क्रिया दर्शाने की क्रिया
5. अन्यायिक अनु के प्रकार करने की क्रिया की क्रिया
6. निम्न में अनु सर्पिल—
 - (i) एकल पर्याप्त कार्य सर्पिल
 - (ii) अवधारणा पर्याप्त सर्पिल
 - (iii) एकल क्रिया पर्याप्त कार्य सर्पिल
7. निम्न की कीमति कीमति—
 - (a) हर लोड का सर्पिल
 - (b) अनु अवधारणा सर्पिल
8. एकल क्रिया दर्शाने कार्य सर्पिल में कार्य की मापदण्डित कीमति।
9. निम्न की कीमति कीमति—
 - (a) अवधारणा सर्पिल
 - (b) दाव अनुपात
 - (c) पर्याप्त आवधारणा
 - (d) पर्याप्त प्रभावी दाव
10. अनुवाण सर्पिल की कीमति कीमति।
11. अनुवाण सर्पिल की कीमति कीमति।
12. सर्पिल सर्वहन की कीमति कीमति।

◆ अन्यायिकलीय प्रश्न

1. सर्वहन सर्पिल है—
 - (a) सर्पिल के दीपन कापाम नियम रखता है
 - (b) कार्य अधिकतम होता है
 - (c) अनुपाती होती है
 - (d) सर्पिल फिलहाल में सर्पिल के दीपन न हो रखा बाहर जाती है और न हो अंदर आती है।

प्रकृति के सम्बन्ध में होता है—

(a) अविवित सम्बन्ध में

(b) अविवित सम्बन्ध में

(c) अविवित सम्बन्ध में

(d) अविवित सम्बन्ध में

अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(a) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(b) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(c) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(d) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(a) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(b) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(c) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(d) अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

अविवित सम्बन्ध का अनुचाल होता है—

(a) $\frac{n}{n-1} RT_1 \left(\frac{T_2}{T_1} - 1 \right)$

(b) $\frac{n}{n-1} (P_2 V_1 - P_1 V_2)$

(c) $\frac{n}{n-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right]$

(d) इनमें से कोई नहीं

अपक्रिय सम्बन्ध का वर्णन करता है—

(a) दब ऊर्जा का गतिज ऊर्जा में रूपान्तरण पर

(b) (a) एवं (b) दोनों

अपक्रिय प्रवाह समीदक होता है—

(a) अपक्रिय पम्प की तरह

(b) टरबाइन

समीदक की आयतनिक दक्षता होती है—

(a) 20-30%

(b) 60-70%

(c) 70-90%

(d) 90-100%

उत्तरमाला



(d) 2. (c) 3. (b) 4. (a) 5. (b) 6. (b) 7. (b) 8. (b) 9. (c) 10. (c)

9

ऊष्मा अंतरण-परि

(Introduction to Heat Transfer)

9.1. परिचय (Introduction)

तापीय विज्ञान के अंतर्गत ऊष्मागतिकी एवं ऊष्मा अंतरण आता है। ऊष्मा अंतरण विज्ञान के अंतर्गत हम ज्ञान की दर का विश्लेषण करते हैं जो किसी निकास के अंदर या निकाय के बाहर किसी भौतिक माध्यम में होता है। यह है कि ऊष्मा का स्थानान्तरण उच्च तापमान के क्षेत्र से निचले तापमान के क्षेत्र में होता है। तापमान वितरण अथवा हस्तान्तरण दर का ज्ञान विज्ञान और प्रौद्योगिकी के विभिन्न क्षेत्रों में आवश्यक है। उदाहरण के लिए, हीट एक्सचेंजर्स (कंडेन्सर, कूलिंग टावर्स) में हीट ट्रांसफर का विश्लेषण इन उपकरणों को आकार देने के लिए महत्वपूर्ण है। इन ऐरो-अंतरिक्ष प्रौद्योगिकी में तापमान वितरण और ऊष्मा हस्तान्तरण सुरक्षा सावधानियों के कारण आवश्यक होता है।

इसी प्रकार ऊष्मा के नुकसान को कम करने के लिए इमारतों के डिजाइन में ऊष्मा हस्तान्तरण के आवश्यकता होती है।

ऊष्मा हस्तान्तरण की विधियाँ—मुख्यतः चालन, संवहन और विकिरण का अध्ययन किया जाता है।

9.2. ऊष्मा अंतरण की विधि (Modes of Heat Transfer)

सामान्यतः ऊष्मा अंतरण की तीन विधियाँ होती हैं—

1. चालन (Conduction)
2. संवहन (Convection)
3. विकिरण (Radiation)

1. चालन (Conduction)—चालन ऊष्मा अंतरण का वह तंत्र है जिसमें ऊष्मा का स्थानान्तरण उच्च तापमान के क्षेत्र से निम्न तापमान के क्षेत्र तक होता है। यह अणुओं के अनियमित टक्कर से या अणुओं के कम्पन द्वारा या यदि वे तो मुक्त इलेक्ट्रॉनों द्वारा होता है।

उदाहरण के लिए, जब छड़ का छोर से धातु को गर्म करते हैं तो छड़ का दूसरा सिरा भी गर्म हो जाता है।

ऊष्मा चालन का मूलभूत नियम—इसे “Fourier Law of heat conduction” भी कहते हैं जिसे फ्रेन्च वैज्ञानिक J.B.J. Fourier ने प्रतिपादित किया था।

इस नियम के अनुसार, किसी दिशा में ऊष्मा चालन की दर सामान्य रूप से ऊष्मा के प्रवाह की दिशा और उसमें तापमान प्रवणता के समानुपाती होती है।

गणितीय रूप से x दिशा में ऊष्मा चालन की दर—

$$q_x \propto A_x \frac{dt}{dx}$$

$$q_x = -KA_x \frac{dt}{dx}$$

जहाँ

 q_x = ऊष्मा चालन की दर (x दिशा में) [W] A_x = x -दिशा के सापेक्ष क्षेत्रफल (m^2) $\frac{dt}{dx}$ = तापमान ढाल x दिशा में [$^{\circ}\text{C}/\text{m}$]

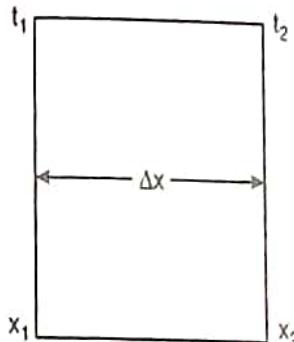
$$= \frac{t_2 - t_1}{4x}$$

 K = ऊष्मीय चालकता

उपरोक्त समीकरण को निम्न प्रकार से लिखा जा सकता है—

$$q_x = -KA_x \frac{(t_2 - t_1)}{(x_2 - x_1)}$$

$$q_x = KA_x \frac{(t_1 - t_2)}{(x_2 - x_1)}$$



चित्र 9.1

$$q_x = KA_x \left(\frac{Dt}{\Delta x} \right)$$

जहाँ

$$\Delta t = t_2 - t_1$$

$$\Delta x = x_2 - x_1$$

■ तापीय चालकता

Fourier समीकरण से हमें जात है कि

$$q = KA \left(\frac{\Delta t}{\Delta x} \right)$$

यदि $A = 1 \text{ m}^2$ और $\frac{\Delta t}{\Delta x} = 1^{\circ}\text{C}/\text{m}$

तब

$$k = q$$

चालकता ऊष्मा प्रवाह पथ की दिशा के लिए एक इकाई क्षेत्र के माध्यम से ऊष्मा प्रवाह दर को इंगित करता है यदि तापमान ढाल (temperature gradient) एकांक हो।

अधिकांश सामग्री के लिए तापीय चालकता ऊष्मा प्रवाह, तापमान हाल और हेत्रफल को दर की मापकर प्रयोग के रूप से निर्धारित किया जा सकता है।

| क्र०सं० | पदार्थ | तापीय चालकता (W/mK) |
|---------|----------------|---------------------|
| 1. | धातु | 427 |
| | चाँदी | 403 |
| | कॉपर | 235 |
| | एल्यूमीनियम | 61 |
| | कार्बन स्टील | 82 |
| | लोहा | 16 |
| | स्टेनलेस स्टील | |
| 2. | कुचालक पदार्थ | 0.079 |
| | एस्वेस्टस | 0.038 |
| | कार्क | 0.16 |
| | लकड़ी | 1.4 |
| | ग्लास | |
| 3. | द्रव एवं गैसें | 0.186 |
| | बर्फ | 0.027 |
| | वायु | 0.0198 |
| | जल | |

2. संवहन—ऊष्मा अंतरण की इस विधि में ऊष्मा का स्थानान्तरण चलित द्रवों के माध्यम से किया जाता है।

संवहन सामान्यतः दो प्रकार का होता है—

- मुक्त संवहन (Free convection)
- बलपूर्वक संवहन (Forced convection)

■ मुक्त संवहन (Free convection)

इस प्रक्रिया में तापमान परिवर्तन के कारण धनात्मक अंतर के परिणामस्वरूप उत्प्लावित बलों द्वारा मुक्त संवहन द्रवगतिकी की स्थापना की जाती है। जब द्रव गर्म सतह के सम्पर्क में आता है तो सतह से सारे द्रव के कण गर्म हो जाते हैं और उसका धनात्मक हो जाता है और नीचे का तरल पदार्थ कम धनात्मक हो जाता है। जबकि सतह से तरल पदार्थ का धनात्मक हो जाता है और नीचे का तरल पदार्थ कम धनात्मक हो जाता है और ऊपर की ओर जाता है। इस तरह से एक संवहन कराट आता है जिसको स्थापित किया जाता है और द्रव बोला होता है और ऊपर की ओर जाता है।

उदाहरण के लिए हीटर द्वारा कामरे की हवा को गर्म या पाट के जल को गर्म करना।

■ बलपूर्वक संवहन (Forced Convection)

इस विधि का सर्वोत्तम उदाहरण है पंखा। यदि द्रव की गति एक पंखे, पम्प या ब्लौअर से प्रेरित होती है जो द्रव के सतह पर प्रवाहित करता है तो ऊष्मा हस्तान्तरण को Forced convection के रूप में जाना जाता है।

चूम्बकीय ऊर्जा नियम (Basic Law of Convection)

न्यूटन का कूलिंग नियम (Newton's Law of Cooling) — इस नियम के अनुसार, ऊष्मा अंतरण की दर सतह क्षेत्र में अपेक्षित है जो इस ऊष्मा अंतरण में भागीदारी करता है और वह सतह तथा द्रव के बीच के तापमान के पीछे सीधे

रूप से

$$q \propto A$$

$$\theta \propto (t_s - t_f)$$

$$q = hA(t_s - t_f)$$

A = ऊष्मा अंतरण में प्रयुक्त क्षेत्र

t_s = सतह तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

t_f = द्रव तापमान

h = निवर्तांक (औसत ऊष्मा अंतरण गुणांक)

विकिरण

विकिरण विद्युत चुम्बकीय तरंगों द्वारा ऊर्जा का संचरण है। विद्युत चुम्बकीय तरंगों के रूप में निकाय द्वारा उत्सर्जित ऊर्जा के रूप में कहा जाता है।

ऊर्जा विकिरण के इस विधि में ऊष्मा हस्तान्तरण करने के लिए किसी माध्यम की आवश्यकता नहीं होती है। निरपेक्ष ऊर्जा के तापमान पर सभी निकाय सभी तरंग लम्बाई के विद्युत चुम्बकीय तरंगों के रूप में उत्सर्जित होते हैं जिसे विकिरण कहते हैं। क्योंकि उनके ऊष्मीय विकिरण की वजह से अतिरिक्ष में सभी दिशाओं में ऊष्मा विकिरित होती है। इसे ऊष्मीय/ऊष्मीय विकिरण कहा जाता है।

विकिरण उनके तापमान के कारण शरीर द्वारा उत्सर्जित ऊर्जा का संचरण है। पूर्ण शून्य से ऊपर के तापमान पर सम्पूर्ण ऊर्जा विकिरण उत्सर्जित होते हैं। चालन और मवहन के विपरीत ऊष्मा हस्तान्तरण के विकिरण विधि द्वारा ऊर्जा के क्षेत्र के लिए किसी माध्यम की आवश्यकता नहीं होती है। निर्वात में विकिरण और भी अधिक प्रणाली द्वारा होता है। चालन के लिए, यदि एक गर्म पिण्ड को निर्वात में रखा जाएगा, तो विकिरण ताप हस्तान्तरण के कारण इमका तापमान नीचे दर्शाएगा क्योंकि निर्वात में ऊष्मा स्थानान्तरण का कोई अन्य साधन संभव नहीं है।

मूल रूप से दो मिछानों को विकिरण ऊष्मा हस्तान्तरण के वाम्नविक तंत्र की व्याख्या करने के लिए प्रस्तावित किया गया है। फिर ही विकिरण का वाम्नविक तंत्र पूरी तरह में ममझा नहीं गया है।

(अ) **पैक्सवेल के विद्युत चुम्बकीय मिछान** — इस मिछान के अनुसार ज्ञाते से ऊष्मा हस्तान्तरण पूर्ण शून्य से इस तापमान पर होता है क्योंकि विद्युत चुम्बकीय तरंग इस तरंग अवधारणा का उपयोग सामन्यियों के विकिरण गुणों की विकास करने के लिए किया जाता है।

(ब) **पैक्स-एंटैक की अवधारणा** — इस अवधारणा के अनुसार विकिरण द्वारा ऊष्मा हस्तान्तरण ऊर्जा के फोटोन या फट के रूप में होता है। प्रत्येक फोटोन में hv के बराबर ऊर्जा होती है, जहाँ h प्लाक को स्थिरक है और v फोटोनों की विद्युत है। एक निरिचत तापमान पर शरीर द्वारा उत्सर्जित विकिरण ऊर्जा की भवावहता का अनुमान लगाने के लिए इस अवधारणा को नियोजित किया गया है।

विकिरण के प्रकार

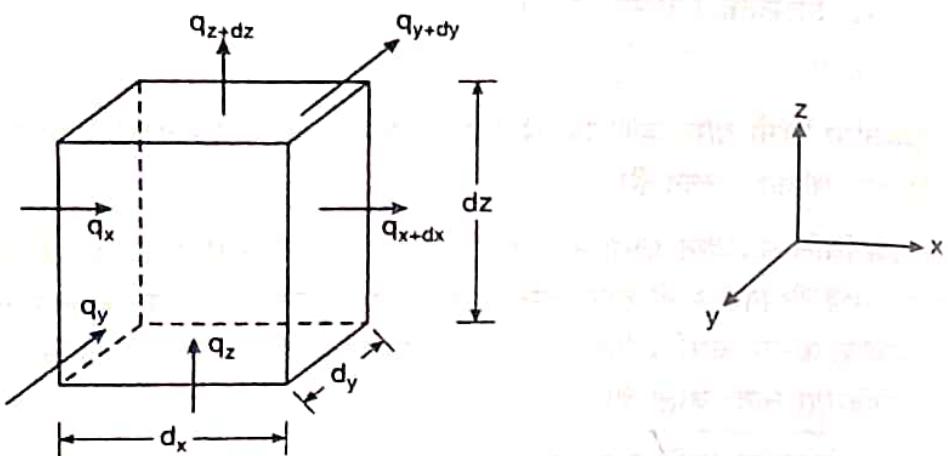
- (Gamma rays) गामा किरण
- (X-rays) एक्स किरण
- (Ultraviolet rays) परावैगनी किरण
- (Visible radiaton) दर्शनीय विकिरण
- (Thermal radiation) तापीय विकिरण
- (Solar radiation) सोलर विकिरण
- (Radio waves) रेडियो किरण

तरंग-दैर्घ्य रेज

| |
|--|
| 4×10^{-7} से $1.4 \times 10^{-4} \mu\text{m}$ |
| 1×10^{-5} से $2 \times 10^{-2} \mu\text{m}$ |
| 0.02 से $0.4 \mu\text{m}$ |
| 0.38 से $0.76 \mu\text{m}$ |
| 0.1 से $100 \mu\text{m}$ |
| 0.1 से $4 \mu\text{m}$ |
| 92 से $2 \times 10^{10} \mu\text{m}$ |

□ 9.3. स्थिर अवस्था चालन (Steady State Conduction)

माना एक अवयव को सबसे सूक्ष्मतम भाग लेते हैं जो चित्र में प्रदर्शित किया गया है—



चित्र 9.2

उपरोक्त चित्र के आधार पर—

निकाय के लिए कुल ऊर्जा

अवयव में ऊष्मा चालन की नेट दर + अवयव में आंतरिक ऊर्जा जनन की दर = अवयव आंतरिक ऊर्जा में दर

i.e.,

$$\{[q_x + q_y + q_z] - [q_{x+dx} + q_{y+dy} + q_{z+dz}] + q_g \times dx \cdot dy \cdot dz = \frac{dE}{dt}$$

जहाँ

$$dE = mc dt = (\rho \times dx \cdot dy \cdot dz) c dt$$

$$\begin{aligned} & (q_x - q_{x+dx}) + (q_y - q_{y+dy}) + (q_z - q_{z+dz}) + q_g dx \cdot dy \cdot dz \\ &= (\rho \cdot dx \cdot dy \cdot dz) c \frac{dt}{d\tau} \end{aligned}$$

जब ऊष्मा अंतरण x-दिशा में होता है

$$q_x = -k (dy \cdot dz) \frac{dt}{dx}$$

$$q_{x+dx} = q_x + \frac{dq_x}{dx} (dx)$$

और

$$q_x - q_{x+dx} = -\frac{dq_x}{dx} \cdot dx$$

या q_x का मान समीकरण (2) में रखने पर

$$q_x - q_{x+dx} = -\frac{d}{dx} \left\{ (-kdy \cdot dz) \frac{dt}{dx} \right\} dx$$

$$q_x - q_{x+dx} = \frac{d}{dx} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dx \cdot dy \cdot dz \quad \dots(3)$$

या

 y एवं z दिशा में,

$$q_y - q_{y+dy} = \frac{d}{dy} \left(k \frac{dy}{dy} \right) dx \cdot dy \cdot dz \quad \dots(4)$$

$$q_z - q_{z+dz} = \frac{d}{dz} \left(k \frac{dt}{dz} \right) dx \cdot dy \cdot dz \quad \dots(5)$$

और

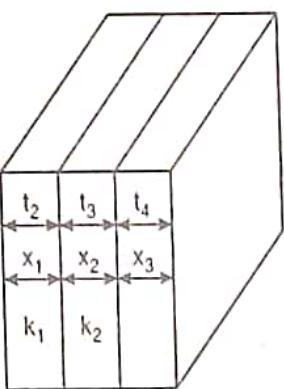
उपरोक्त मान (2, 3, 4, 5) को समीकरण (1) में रखने पर,

$$\begin{aligned} & \frac{d}{dx} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dV + \frac{d}{dy} \left(k \frac{dt}{dy} \right) dV + \frac{d}{dz} \left(k \frac{dt}{dz} \right) dV \\ & + q_g dV = \rho dV_c \frac{dt}{d\tau} \\ & \frac{d}{dx} \left(k \frac{dt}{dx} \right) + \frac{d}{dy} \left(k \frac{dt}{dy} \right) + \frac{d}{dz} \left(k \frac{dt}{dz} \right) + q_g = \frac{\rho c dt}{d\tau} \end{aligned}$$

9.4. सम्मिलित संरचना (Composite Structure)

सम्मिलित वाल (Composite Wall)

सम्मिलित वाल को चित्र में प्रदर्शित किया गया है—



चित्र 9.3

रेडिएशन के तरंग

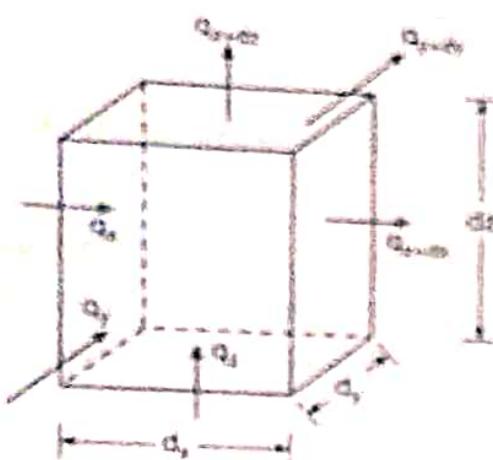
- (Gamma rays) गामा रियर
- (X रेडिएशन) एक्स रियर
- (Ultraviolet rays) प्रदूषित रियर
- (Visible radiation) दृश्यमान रियर
- (Thermal radiation) तापीय रियर
- (Solar radiation) सौलर रियर
- (Radio waves) रेडियो रियर

संगै-डैम्प्टिंग तरंग

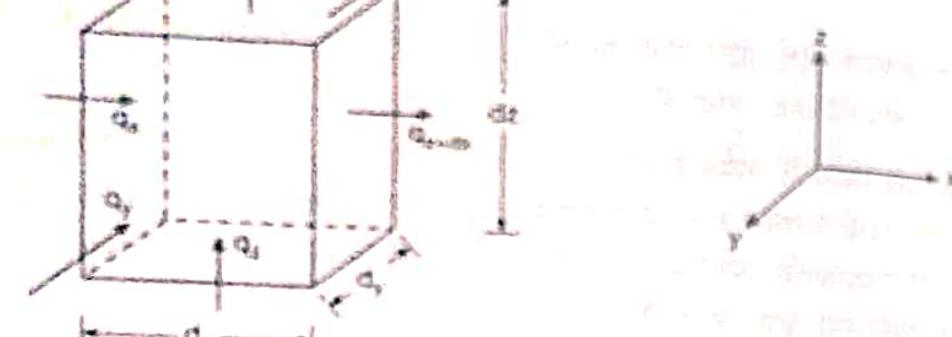
| |
|---|
| 4×10^{-7} से 1.4×10^{-4} nm |
| 1×10^{-5} से 2×10^{-2} nm |
| 0.02 से $0.4 \mu\text{m}$ |
| 0.38 से $0.76 \mu\text{m}$ |
| 0.1 से $100 \mu\text{m}$ |
| 0.1 से $4 \mu\text{m}$ |
| 92 से $2 \times 10^{10} \mu\text{m}$ |

□ १.३. स्थिर अवस्था चालन (Steady State Conduction)

जब एक अवयव जो सबसे मुख्यतया घाय होता है तो चित्र में दर्शाया गया है—



चित्र १.२



उपरोक्त चित्र के आधार पर—

निकाय के लिए कुल ऊर्जा

अवयव में ऊर्जा चालन की नेट दर + अवयव में आतंरिक ऊर्जा जबन की दर = अवयव आतंरिक ऊर्जा की दर

i.e.,

$$[(q_x + q_y + q_z) - (q_{x+dx} + q_{y+dy} + q_{z+dz})] + q_E \times dx \cdot dy \cdot dz = \frac{dE}{dt}$$

जहाँ

$$dE = mc dt = (\rho \times dx \cdot dy \cdot dz) cd t$$

$$(q_x - q_{x+dx}) + (q_y - q_{y+dy}) + (q_z - q_{z+dz}) + q_E \cdot dx \cdot dy \cdot dz \\ = (\rho \cdot dx \cdot dy \cdot dz) c \frac{dt}{dt}$$

जब ऊर्जा अंतरण x-दिशा में होता है

$$q_x = -k (dy \cdot dz) \frac{dt}{dx}$$

$$q_{x+dt} = q_x + \frac{dq_x}{dt} dt$$

$$q_x = q_{x+dt} - \frac{dq_x}{dt} dt$$

द्वारा दीर्घ समयावधि (2) में रखते हैं।

$$q_x = q_{x+dt} = - \frac{d}{dt} \left[(-k_d) \frac{dt}{dx} \right] dx$$

$$q_x = q_{x+dt} = \frac{d}{dx} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dx dy dz$$

(3)

द्वारा दीर्घ समयावधि

$$q_y = q_{y+dy} = \frac{d}{dy} \left(k \frac{dy}{dz} \right) dx dy dz$$

(4)

$$q_z = q_{z+dz} = \frac{d}{dz} \left(k \frac{dz}{dx} \right) dx dy dz$$

(5)

उपरोक्त फल (2, 3, 4, 5) को समीकरण (1) में रखते हैं।

$$\frac{d}{dt} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dV + \frac{d}{dy} \left(k \frac{dy}{dz} \right) dV + \frac{d}{dz} \left(k \frac{dz}{dx} \right) dV$$

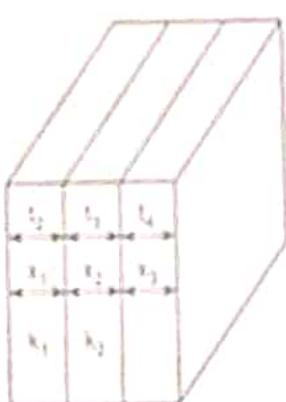
$$+ q_e dV = \rho dV \cdot \frac{dt}{dt}$$

$$\frac{d}{dt} \left(k \frac{dt}{dx} \right) + \frac{d}{dy} \left(k \frac{dy}{dz} \right) + \frac{d}{dz} \left(k \frac{dz}{dx} \right) + q_e = \rho \frac{dt}{dt}$$

9.4. समिलित संरचना (Composite Structure)

समिलित वाल (Composite Wall)

समिलित वाल को चित्र में प्रदर्शित किया गया है—



चित्र 9.3

चित्र के अनुसार—

माना एक सम्प्लित वाल जिसकी मोटाई x_1, x_2 एवं x_3 है जो चित्र में प्रदर्शित है।

इसका मुख्य उद्देश्य—

- ऊष्मा अंतरण दर को ज्ञात करना।
- अंतराफलक (Interface) तापमान t_2, t_3 एवं सतह तापमान t_1 एवं t_4 ज्ञात करना।
- Overall heat transfer coefficient को ज्ञात करना।

विश्लेषण (Analysis)—

ऊष्मा अंतरण की दर

$$\text{Also, } q = h_i A (t_i - t_o) \\ q = h_i A (t_i - t_o) = \frac{k_1 A}{x_1} (t_1 - t_2) = \frac{k_2 A}{x_2} (t_2 - t_3) = \frac{k_3 A}{x_3} (t_3 - t_4) \\ = h_o A (t_4 - t_o)$$

हम इसे इस प्रकार से भी लिख सकते हैं—

$$t_i - t_1 = qR_1$$

$$t_1 - t_2 = qR_2$$

$$t_2 - t_3 = qR_3$$

$$t_3 - t_4 = qR_4$$

$$t_4 - t_o = qR_5$$

जोड़ने पर

$$t_i - t_o = q [R_1 + R_2 + R_3 + R_4 + R_5]$$

या

$$t_i - t_o = q \sum R$$

$$q = \frac{t_i - t_o}{\sum R}$$

उपरोक्त से हम t_1, t_2, t_3 एवं t_4 ज्ञात कर सकते हैं।

|| सारांश ||

- ऊष्मा अंतरण की विधि सामान्यतः तीन प्रकार की होती है-

1. चालन
2. संवहन
3. विकिरण

- 1. चालन—यह ठोस पदार्थ के लिए प्रयुक्त होता है। इसमें उच्च तापमान से निम्न तापमान की ओर ऊष्मा का अंतरण है।

इसमें

$$q_x = -k A_x \frac{dt}{dx}$$

- तापीय चालकता—इसमें ऊष्मा प्रवाह पथ की दिशा के लिए एक इकाई क्षेत्र के माध्यम से ऊष्मा प्रवाह दर को दर्शाता है यदि तापमान ढाल एकांक हो।

- संवहन—इसमें ऊप्पा का स्थानान्तरण चलित द्रवों के पार्श्व से किया जाता है।
यह दो प्रकार का होता है—
मुक्त संवहन
बलपूर्यक संवहन
चूटन का कूलिंग नियम—

$$q = hA (t_i - t_f)$$

- विकिरण
विकिरण चुम्बकीय तरंगों द्वारा ऊर्जा का संचरण है।
विद्युत चुम्बकीय तरंगों के रूप में निकाय द्वारा उत्सर्जित ऊर्जा को विकिरण ऊर्जा के रूप में कहा जाता है।
इसमें दो नियम प्रतिपदित किए गए हैं—
(i) मैक्सवेल के विद्युत चुम्बकीय सिद्धान्त
(ii) मैक्स-प्लैक की अवधारणा
- स्थिर अवस्था चालन

$$\frac{d}{dx} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dV + \frac{d}{dy} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dV + \frac{d}{dz} \left(k \frac{dt}{dx} \right) dV \\ + q_g dV = \rho dV_c \frac{dt}{dt}$$

• सम्प्रिलित संरचना

$$q = \frac{t_1 - t_o}{\Sigma R}$$

|| अभ्यास ||

1. ऊप्पा अंतरण से आप क्या समझते हैं?
2. ऊप्पा अंतरण की विभिन्न विधियों को लिखिए।
3. निम्न को समझाइए—
 - (a) चालन
 - (b) संवहन
 - (c) विकिरण
4. Fourier समीकरण को लिखिए।
5. तापीय चालकता से आप क्या समझते हैं?
6. संवहन क्या है? संवहन के प्रकार लिखिए।
7. चूटन के कूलिंग नियम को समझाइए।
8. विकिरण को परिभाषित कीजिए।
9. निम्न को समझाइए—
 - (a) मैक्सवेल के विद्युत चुम्बकीय सिद्धान्त
 - (b) मैक्स-प्लैक की अवधारणा
10. निम्न का समीकरण लिखिए—
 - (a) स्थिर अवस्था चालन समीकरण
 - (b) सम्प्रिलित वाल समीकरण

♦ वस्तुनिष्ठ प्रश्नावली

1. निम्न में से कौन-सा कथन सही है?

(a) $q_x = -KA_x \frac{dt}{dx}$

(b) $q_x = -\frac{KA_x(t_2 - t_1)}{(x_2 - x_1)}$

(c) $q_x = \frac{KA_x(t_1 - t_2)}{(x_2 - x_1)}$

(d) All

2. चाँदी की तापीय चालकता होती है—

(a) 403

(b) 235

(c) 61

(d) 427

3. यदि $k = q$ तब—

(a) $A = 1 \text{ m}^2$

(b) $\frac{\Delta t}{\Delta x} = 1^\circ \text{ C/m}$

(c) (a) and (b)

(d) इनमें से कोई नहीं

4. बर्फ की तापीय चालकता होती है—

(a) 0.186

(b) 0.0018

(c) 0.086

(d) 186

5. कौन-सा कथन सही है?

(a) $q = -h_A (t_s - t_f)$

(b) $q = \frac{h(t_s - t_f)}{A}$

(c) $q = h (t_s - t_f)$

(d) $q = hA(t_s - t_f)$

उत्तरमाला

1. (d) 2. (d) 3. (c) 4. (a) 5. (d)



10

अंतर्दहन इंजन

(Internal Combustion Engine)

10.1. अंतर्दहन इंजन : परिचय (Introduction of IC Engine)

शब्द IC Engine का अर्थ है Internal Combustion Engine अर्थात् अंतर्दहन इंजन। अंतर्दहन इंजन वह इंजन है जिसमें ईंधन का दहन सिलेण्डर के अंदर होता है।

"In Internal Combustion engine fuel combustion takes place inside the engine cylinder."

उदाहरण के लिए—

- गैस इंजन जिसमें ईंधन के रूप में गैस का इस्तेमाल किया जाता है।
- पेट्रोल इंजन जिसमें ईंधन के रूप में हल्के द्रव जैसे पेट्रोल का इस्तेमाल किया जाता है।
- डीजल इंजन जिसमें ईंधन के रूप में भारी द्रव जैसे डीजल का इस्तेमाल किया जाता है।

अंतर्दहन इंजन के प्रमुख गुण-

- इसकी सम्पूर्ण दक्षता (overall efficiency) उच्च होती है।
- इसकी यंत्रावली (mechanism) सरल होती है।
- इसमें निम्न भार एवं शक्ति अनुपात (low weight and power ratio) होता है।
- इसका मूल्य अपेक्षाकृत कम होता है।
- यह आसानी से चालू हो जाता है।
- यह compact होता है तथा कम स्थान घेरता है।

10.2. IC इंजन का विकास (Development of IC Engine)

- अंतर्दहन इंजनों का प्रारम्भ 1629-1695 ई० में हुआ जब प्रसिद्ध डच भौतिक-विज्ञानी ह्यूग्नस (Dutch physicist Hygens) ने पहला गन पाउडर इंजन (Gun Powdered Engine) बनाया था।
- निकोलस कूगनाट (Nicholas Cugnot) ने 1770 में पहला vehicle बनाया जो स्वयं उत्पादित शक्ति पर प्रचालित था।
- इसके पश्चात् लिनयर (Lenoir) द्वारा 1860 में पहला कोल गैस (Coal gas) पर आधारित इंजन बनाया गया जिसे लिनयर इंजन (Lenoir Engine) कहा गया।
- जर्मनी में 1866 में एक ऐसे इंजन का निर्माण हुआ जिसमें Piston and Crank Shaft में कोई connection नहीं था। शक्ति का संचरण flywheel के माध्यम से Rack and pinion arrangement द्वारा किया गया।
- इस इंजन का नाम OTTO-LANGEN FREE PISTON ENGINE रखा गया।
- 1862-1866 में जर्मन इंजीनियर निकोलस अगस्ट आटो (Nikolas August Otto) द्वारा पहला 4-stroke engine बनाया गया। यह इंजन 4-stroke engine के क्षेत्र का स्थान सावित हुआ। आज यह इंजन 4-stroke spark ignition engine के नाम से प्रसिद्ध है।

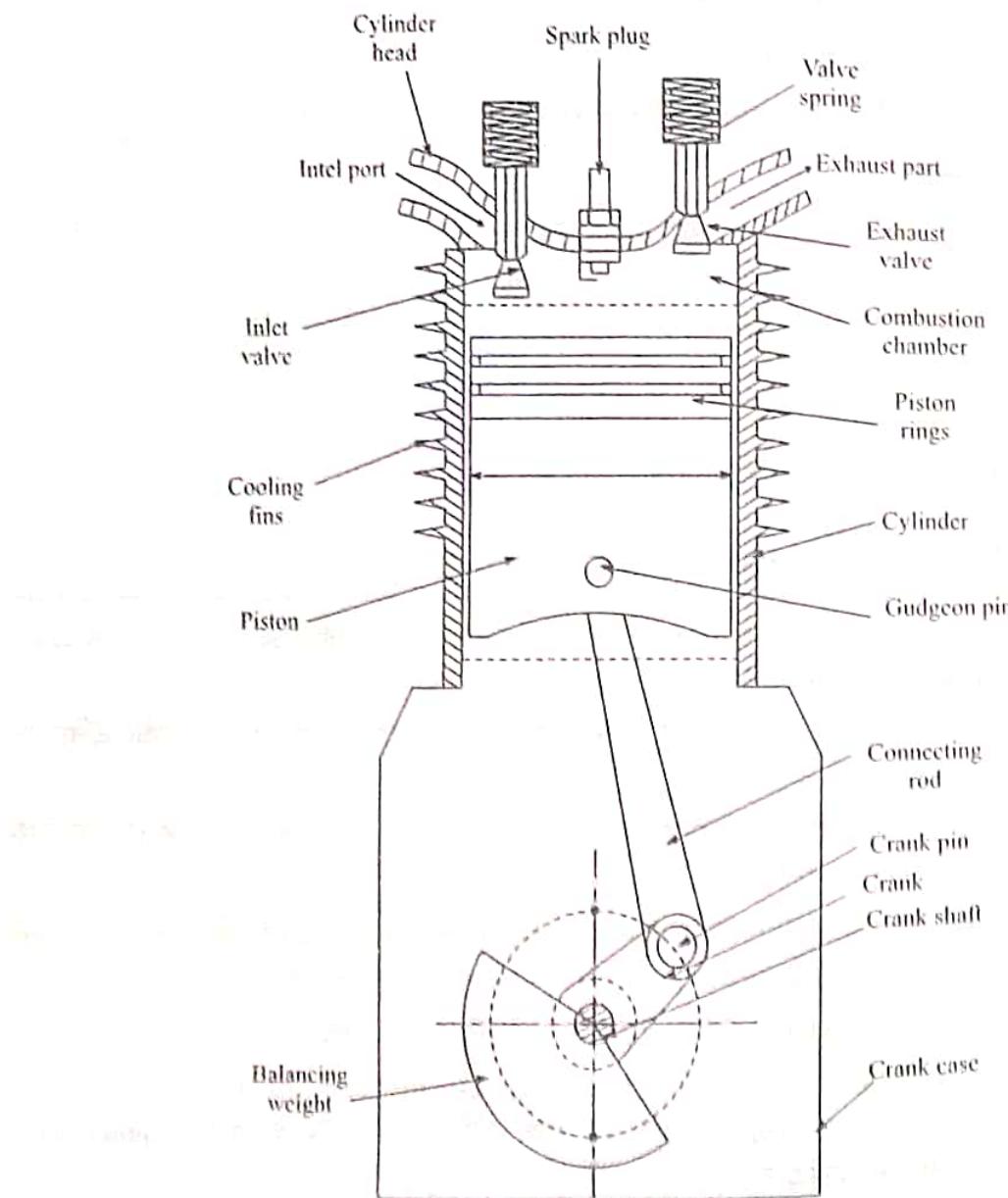
- 1892 में जर्मन इंजीनियर रुडोल्फ डीजल (Rudolf Diesel) द्वारा एक ऐसे इंजन का निर्पाण किया गया था। आज यह इंजन 4-stroke compression ignition engine के रूप में प्रसिद्ध है।

■ अन्य प्रमुख इंजन

- अमेरिका द्वारा 1873 में एक ऐसा इंजन बनाया गया जो स्थिर दाब दहन तथा इधन का समून्न स्प्रेस (constant pressure combustion and complete expansion upto atmospheric pressure) पर आधारित था जिसे BARY TON ENGINE नाम दिया गया।
- ब्रिटिश इंजीनियर द्वारा 1885 में एक ऐसा इंजन बनाया गया जो Single cylinder with shorton suction port पर आधारित था, इसे Atkinson Engine कहा गया।

□ 10.3. अंतर्दहन इंजन के विभिन्न अंग, उनके कार्य तथा पदार्थ जिससे निर्मित हैं (Location and Function of Various Parts of IC Engine and Material Used for them)

अंतर्दहन इंजन का व्यवस्थित आरेख निम्नलिखित है—



चित्र 10.1

अंतर्दहन इंजन के प्रमुख अंग (Parts) निम्नलिखित हैं—

- (i) सिलिण्डर (Cylinder)
- (ii) सिलिण्डर हेड (Cylinder Head)
- (iii) पिस्टन (Piston)
- (iv) पिस्टन रिंग (Piston Ring)
- (v) पिस्टन पिन (Piston pin or Gudgeon Pin)
- (vi) कनेक्टिंग रोड (Connecting Rod)
- (vii) क्रैक शॉफ्ट (Crank Shaft)
- (viii) क्रैक (Crank)
- (ix) इंजन बियरिंग (Engine Bearing)
- (x) क्रैक केस (Crank Case)
- (xi) वाल्व एवं वाल्व स्प्रिंग (Valve and Valve Spring)
- (xii) फ्लाई व्हील (Fly Wheel)
- (xiii) गवर्नर (Governor)

■ पेट्रोल इंजन में प्रयोग होने वाले अन्य प्रमुख अंग-

- (a) स्पार्क प्लग (Spark plug)
- (b) कारबुरेटर (Carburetor)
- (c) फ्यूल पम्प (Fuel Pump)

■ डीजल इंजन में प्रयुक्त होने वाले अन्य प्रमुख अंग-

- (a) इंजेक्टर (Injector)
- (b) फ्यूल पम्प (Fuel Pump)

(i) सिलिण्डर (Cylinder)—यह सामान्यतः उच्च ग्रेड ढलवाँ लोहे (High grade cast iron) का बना होता है तथा इसे one piece ही cast करते हैं।

अन्य पदार्थ जिससे सिलिण्डर बनाया जा सकता है—Steel alloy, Aluminium alloys

सिलेण्डर के मुख्य कार्य निम्नलिखित हैं—

- सिलेण्डर में गैस उच्च दाब पर भरा रहता है।
- सिलिण्डर के अंदर पिस्टन को guide करता है।

सिलिण्डर के अंदर का दाब एवं ताप क्रमशः 70 bar एवं 250°C होता है।

(ii) सिलिण्डर हेड (Cylinder Head)—यह ढलवाँ लोहे एवं ऐल्यूमिनियम (Cast iron and aluminium) का बना होता है। इसमें दो वाल्व लगे होते हैं—

- पहला प्रवेश वाल्व (Inlet valve)
- दूसरा निकास वाल्व (Exhaust valve)

हेड में स्पार्क प्लग एवं इंजेक्टर को Drill एवं Thread करके लगाया जाता है।

सिलिण्डर हेड के मुख्य कार्य—

- इसका मुख्य कार्य सिलिण्डर के कार्यकारी भाग को ढकना होता है।
- गैसों के प्रवाह को वाल्व के माध्यम से नियंत्रित करना होता है।

(iii) पिस्टन (Piston)—Piston, Cast Steel or Aluminium का बना होता है। पिस्टन प्रत्येक सिलिण्डर के साथ जुड़ा होता है जो सिलिण्डर के गैसीय दाब को Connecting Rod तथा Crank पर स्थानान्तरित करता है।

- पिस्टन सिलिण्डर के साथ पश्चात्र गति (Reciprocating Motion) करता है।
- पिस्टन उच्च सामर्थ्य (High strength material) का बना होता है।

(iv) पिस्टन रिंग (Piston Ring)—सिलिण्डर के अंदर पिस्टन को Loose Fit बनाए रखने के लिए पिस्टन रिंग का इस्तेमाल किया जाता है। चौंकि यदि यह सिलिण्डर के अंदर Tight fit होगा तो घर्षण के कारण टूट-फूट अल्पिक होती है।

पिस्टन रिंग Fine Grain Cast Iron का बना होता है जिसे कार्यकारी ऊष्मा को सहन करने के लिए उच्च प्रत्यास्थ (High Elastic) बनाया जाता है।

पिस्टन रिंग दो प्रकार का होता है—

- ऊपरी रिंग को संपीड़न रिंग (Compression Ring) कहते हैं।
- निचली रिंग को ऑयल रिंग (Oil Ring) कहते हैं।

पिस्टन रंग में Oil groove बने होते हैं जिसमें छिद्रों की सहायता से स्नेहक तेल (Lubricating oil) को प्रवाहित एवं नियंत्रित करते हैं।

(v) पिस्टन पिन (Piston pin)—इसे Gudgeon Pin या Wrist Pin कहते हैं। यह स्पिंडल (Spindle) के आकार का Hardened Steel का बना होता है। यह पिस्टन को Connecting Rod के छोटे अंत (Small End) से जोड़ने का कार्य करता है।

यह खोखला बनाया जाता है चूंकि यह पश्चात्र भाग होता है और इसे हल्का बनाना होता है।

(vi) कनेक्टिंग रॉड (Connecting Rod)—यह मुख्यतः Nickel, Chromium, Vanadium Steel or Aluminium का बना होता है।

Connecting Rod का एक छोर पिस्टन पिन द्वारा पिस्टन से जुड़ा होता है तथा दूसरा छोर क्रैंक पिन द्वारा क्रैंक से जुड़ा होता है।

Connecting Rod पिस्टन की पश्चात्र गति को क्रैंक की घूर्णन गति (Rotary Motion) में परिवर्तित करने में सहायता करता है।

(vii) क्रैंक (Crank)—पिस्टन की पश्चात्र गति को घूर्णन गति में परिवर्तित करने के लिए क्रैंक का इस्तेमाल किया जाता है। यह क्रैंक शॉफ्ट का अधिन अंग (Integral Part) होता है।

(viii) क्रैंक शॉफ्ट (Crank Shaft)—यह सामान्यतः Steel Forging विधि द्वारा बनाया जाता है।

Special type of Cast Iron का इस्तेमाल किया जाता है जैसे Spheroidal graphite nickel alloy.

क्रैंक शॉफ्ट में बियरिंग से जुड़ा होता है। क्रैंक शॉफ्ट को शक्ति इंजन सिलिण्डर के गैस द्वारा (वाया connecting rod, crank) प्राप्त होता है।

(ix) इंजन बियरिंग (Engine Bearing)—क्रैंक शॉफ्ट को सहारने (Support) के लिए इंजन बियरिंग का इस्तेमाल किया जाता है। बियरिंग को तेल द्वारा स्नेहन (Lubrication) प्रदान किया जाता है जिससे गति सुगमता से होती है।

यह White Metal, Alloy Metal तथा Leaded Bronze द्वारा Casting करके बनाया जाता है।

यह दो प्रकार का होता है—

- Sliding
- Rolling

(x) क्रैंक केस (Crank Case)—इंजन का मुख्य भाग जिससे सिलिण्डर, पिस्टन होता है तथा इसके अंदर क्रैंक, शॉफ्ट, क्रैंक शॉफ्ट बियरिंग बँधा होता है। यह इन अंगों को धूल से बचाता है तथा स्नेहित करता है।

(xi) फ्लाई-व्हील (Flywheel)—यह Steel एवं Cast Iron Disc का बना होता है जिसे क्रैंक शॉफ्ट पर स्थूल बँधा जाता है।

इसके प्रमुख कार्य निम्नलिखित हैं—

- ऊर्जा को प्रति चक्र संचित (Store) करता है।

अंतर्दहन इंजन

- क्रैंक शॉप्ट को समान गति प्रदान (Store) करता है।
- इंजन की स्टार्टिंग में मदद करता है।
- (xii) गवर्नर (Governor)—गवर्नर का उपयोग मुख्यतः fluctuation of engine speed का बदलते भार के अनुरूप व्यवस्थित करना होता है।
- (xiii) वाल्व एवं वाल्व स्प्रिंग (Valve and valve spring)—मुख्यतः दो प्रकार के वाल्व लगे होते हैं—
 - प्रवेश वाल्व (Inlet valve)
 - निकास वाल्व (Outlet valve)
 यह वाल्व पोपेट (Poppet) वाल्व द्वारा नियंत्रित किए जाते हैं। वाल्व के खुलने एवं बन्द होने में स्प्रिंग (spring) या वाल्व स्प्रिंग (valve spring) मदद करता है। वाल्व का कार्य ईंधन को सिलिण्डर में प्रवेश कराना तथा वची हुई गैसों को इंजन सिलिण्डर से बाहर निकालना होता है।

(xiv) स्पार्क प्लग (Spark Plug)—यह पेट्रोल इंजन में प्रयोग किया जाता है। इसका प्रमुख दहन कक्ष में आवश्यक चिंगारी (spark) उत्पन्न करना होता है जिससे ईंधन का दहन हो सके।

स्पार्क प्लग सम्पीड़न स्ट्रोक (Compresion Stroke) के अंत में चिंगारी (Spark) उत्पन्न करता है। इसमें धातु कक्ष बना होता है जिसमें दो इलेक्ट्रोड लगे होते हैं तथा जिन्हें एक-दूसरे से वायु गैप (Air Gap) की सहायता से Insulate किया जाता है। सप्लाई इलेक्ट्रोड से उच्च तनन विद्युत (high tension current) उत्पन्न होता है, जिसमें आवश्यक चिंगारी प्राप्त होती है।

(xv) कारबुरेटर (Carburettor)—Carburettor का मुख्य कार्य ईंधन को कणीकृत (atomize) करके उसे उपयुक्त मात्रा में वायु के साथ मिश्रण बनाकर इंजन सिलिण्डर में प्रवेश कराना होता है।

वायु तथा ईंधन का उपयुक्त मात्रा में मिश्रण बनाने की प्रक्रिया को कार्बुरीकरण (carburation) कहते हैं।

पेट्रोल इंजन में ईंधन एवं वायु के मिश्रण का अनुपात 15.1 (द्रव्यमान) होता है।

कारबुरेटर बरनौली के प्रमेय पर आधारित होता है—

$$C^2 = 2gh$$

जहाँ C = Velocity (m/sec)

h = Head Causing the flow (m में)

Mass flow rate इस समीकरण द्वारा प्राप्त किया है—

$$m = \rho A \sqrt{2gh}$$

ρ = Density of fuel (ईंधन का घनत्व)

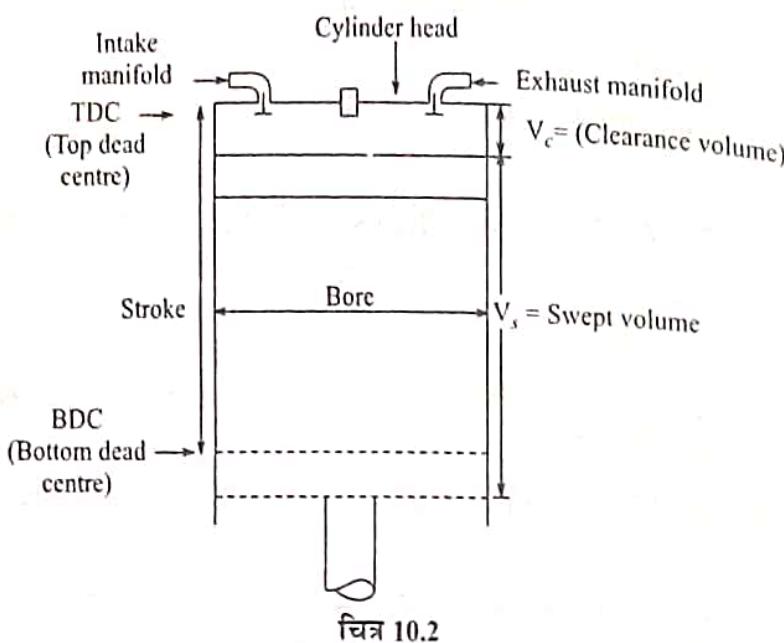
A = Cross-sectional area of fluid stream (द्रव धारा का क्षेत्रफल)

(xvi) इंजेक्टर (Injector)—इसे Fuel atomizer भी कहा जाता है। यह डीजल इंजन में प्रयोग किया जाता है। इसका प्रमुख कार्य ईंधन को स्प्रे (फुहार) के रूप में इंजन सिलिण्डर में प्रवेश कराना होता है, जिससे ईंधन उच्च सपीडित हो सके।

□ 10.4. अंतर्दहन इंजन में प्रयुक्त प्रमुख पद (Terms used in IC Engine)

अंतर्दहन इंजनों में प्रयुक्त प्रमुख पद निम्नलिखित हैं—

(i) बोर (Bore)—सिलिण्डर के आंतरिक व्यास को बोर कहते हैं।



Internal diameter of cylinder is known as Bore.

(ii) स्ट्रोक (Stroke)—दोनों डेड सेन्टरों के बीच की रेखीय दूरी को स्ट्रोक कहते हैं।
या

पिस्टन की लम्बाई को स्ट्रोक कहते हैं। “Length of piston is known as stroke.”

(iii) डेड सेन्टर (Dead centre)—मुख्यतः इंजन सिलिण्डर में दो डेड सेन्टर होते हैं।

(a) ऊपरी डेड सेन्टर (Top Dead Centre, TDC)

(b) निचली डेड सेन्टर (Bottom Dead Centre, BDC)

(a) ऊपरी डेड सेन्टर (Top Dead Centre, TDC)—पिस्टन की सिलिण्डर छोर से सबसे ऊपरी स्थिति Top Dead Centre कहलाती है। इसे क्षैतिज इंजन में आंतरिक डेड सेन्टर (Inner Dead Centre) IDC कहते हैं।

(b) निचली डेड सेन्टर (Bottom Dead Centre, BDC)—पिस्टन की क्रैंक की तरफ से निचली स्थिति को Bottom Dead Centre कहते हैं।

क्षैतिज इंजन में इसे बाहरी डेड सेन्टर (Outer Dead Centre, ODC) कहते हैं।

(iv) क्लीयरेन्स आयतन (Clearance Volume)—पिस्टन की ऊपरी सतह (Top Dead Centre) से ऊपर के आयतन को Clearance Volume कहते हैं। इसे “ V_c ” द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

(v) स्वेप्ट आयतन या पिस्टन विस्थापन (Swept volume or piston displacement)—जब Piston TDC से BDC की ओर जाता है तो पिस्टन द्वारा घेरे गये आयतन को Swept Volume कहते हैं। इसे “ V_s ” द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

(vi) कुल आयतन (Total Volume)—सिलिण्डर का कुल आयतन, क्लीयरेन्स आयतन (V_c) तथा स्वेप्ट आयतन का योग होता है। इसे V द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$V = V_c + V_s$$

(vii) संपीड़न अनुपात (Compression ratio)—यह सिलिण्डर के कुल आयतन तथा क्लीयरेन्स आयतन का अनुपात होता है।

Ratio of total volume to the clearance volume is known as compression ratio.

इसे “ r ” द्वारा प्रदर्शित किया जाता है।

$$r = \frac{V}{V_C} = \frac{V_C + V_S}{V_C} = 1 + \frac{V_S}{V_C}$$

(viii) पिस्टन गति (Piston speed)—पिस्टन की औसत गति को पिस्टन गति (piston speed) कहते हैं।

$$\text{Piston speed} = 2LN$$

L = Length of piston (m)

N = Speed of Engine (in rpm)

0.5. अन्तर्दहन इंजन का वर्गीकरण (Classification of IC Engine)

अन्तर्दहन इंजनों का वर्गीकरण निम्न आधार पर किया गया है—

(i) स्ट्रोक प्रति चक्र (Stroke per cycle) के आधार पर—

(a) दो-स्ट्रोक इंजन (Two-Stroke Engine)

(b) चार-स्ट्रोक इंजन (Four-Stroke Engine)

(ii) प्रयोग किये गये ऊष्मागतिकी चक्र (Thermodynamic Cycle) के आधार पर—

(a) स्थिर दाब दहन चक्र या डीजल चक्र इंजन

(Constant pressure combustion cycle or Diesel cycle engine)

(b) स्थिर आयतन दहन चक्र या आटो चक्र इंजन

(Constant volume combustion cycle or OTTO cycle engine)

(iii) सिलिंडर-व्यवस्था (Cylinder Arrangement) के आधार पर—

(a) क्षैतिज इंजन (Horizontal engine)

(b) ऊर्ध्वाधर इंजन (Vertical engine)

(c) V-टाइप इंजन (V-type engine)

(d) त्रिज्यीय इंजन (Radial engine)

(iv) ज्वलन पद्धति (Ignition system) के आधार पर—

(a) स्पार्क ज्वलन इंजन (SI, Spark ignition engine)

(b) संपीड़न ज्वलन इंजन (CI, Compression ignition engine)

(v) शीतलन (Cooling engine) के आधार पर—

(a) वायु-शीतलन इंजन (Air cooled engine)

(b) जल शीतलन इंजन (Water cooled engine)

(vi) ईंधन इस्तेमाल (Fuel used) के आधार पर—

(a) पेट्रोल इंजन (Petrol engine)

(b) डीजल इंजन (Diesel engine)

(c) गैस इंजन (Gas engine)

(iv) लेहन संत्र के आधार पर (Lubrication system)—

(a) सूखे हॉमी लेहन (Dry sump lubrication) इंजन

(b) निप्ती हॉमी लेहन (Wet sump lubrication) इंजन

(c) दब लेहन (Pressure lubrication) इंजन

(d) चार्ज लेहन (Oil or charge lubrication) इंजन

(v) सिरियल्हारे की संख्या (Number of Cylinders) के आधार पर—

(a) सिंगल सिरियल्हार इंजन (Single cylinder engine)

(b) बहु-सिरियल्हार इंजन (Multi-cylinder engine)

(vi) फैशन सप्लाई संत्र (Fuel supply system) के आधार पर—

(a) कार्बोरेटर इंजन (Carburetor engine)

(b) इंजेक्टर इंजन (Injector engine)

(vii) इंजन स्पेड (Engine Speed) के आधार पर—

(a) लॉव स्पेड इंजन (Low speed engine)

(b) मेडिअम स्पेड इंजन (Medium speed engine)

(c) हाई स्पेड इंजन (High speed engine)

■ 10.6. चार स्ट्रॉक हंजन (4-Stroke engine)

चार स्ट्रॉक इंजन में पिस्टन वाली सर्वि चम चम होती है तथा क्रैक क्रूल 720° का चक्र लगता है। पिस्टन त्रिक्षेत्र में 2 ब्र. हॉ. डॉ. सॉ. पर पहुँचता है तथा 2 ब्र. गो.डॉ.सॉ. पर पहुँचता है।

चार स्ट्रॉक हंजन में पिस्टन द्वारा चर गति नियन्त्रित है।

(i) चूषण स्ट्रॉक (Suction Stroke)—पिस्टन (Piston) TDC से BDC पर पहुँचता है तथा क्रैक $0-10^\circ$ के बीच।

इस स्ट्रॉक के दौरान इंट्रेज वाल्व (Inlet Valve) खुला रहता है तथा निकास वाल्व (Exhaust Valve) बंद रहता।

(ii) संप्रेषण स्ट्रॉक (Compression stroke)—पिस्टन BDC से TDC पर पहुँचता है तथा क्रैक $10^\circ-30^\circ$ के बीच।

इस स्ट्रॉक के दौरान दोनों वाल्व (प्रवेश एवं निकास) बंद रहते हैं।

(iii) शक्ति या कार्यकारी स्ट्रॉक (Power Stroke or Working Stroke)—इस स्ट्रॉक के दौरान क्रैक $30^\circ-50^\circ$ BDC से पहुँचता है तथा क्रैक $360^\circ-540^\circ$ पर खुलता है।

इस स्ट्रॉक के दौरान दोनों वाल्व (प्रवेश एवं निकास) बंद रहते हैं।

(iv) निकास स्ट्रॉक (Exhaust stroke)—इस स्ट्रॉक के दौरान पिस्टन BDC से TDC पर पहुँचता है तथा क्रैक $500^\circ-720^\circ$ पर खुलता है।

इस स्ट्रॉक के दौरान प्रवेश वाल्व बंद रहता है तथा निकास वाल्व खुला रहता है।

तथा इंजन का पूर्ण चक्र पूर्ण हो जाता है।

10.7. चार स्ट्रोक पेट्रोल इंजन (Four Stroke Petrol Engine)

4 Stroke Petrol Engine को निम्नरूप वा संक्षिप्त रूप से वर्णियुक्त है—

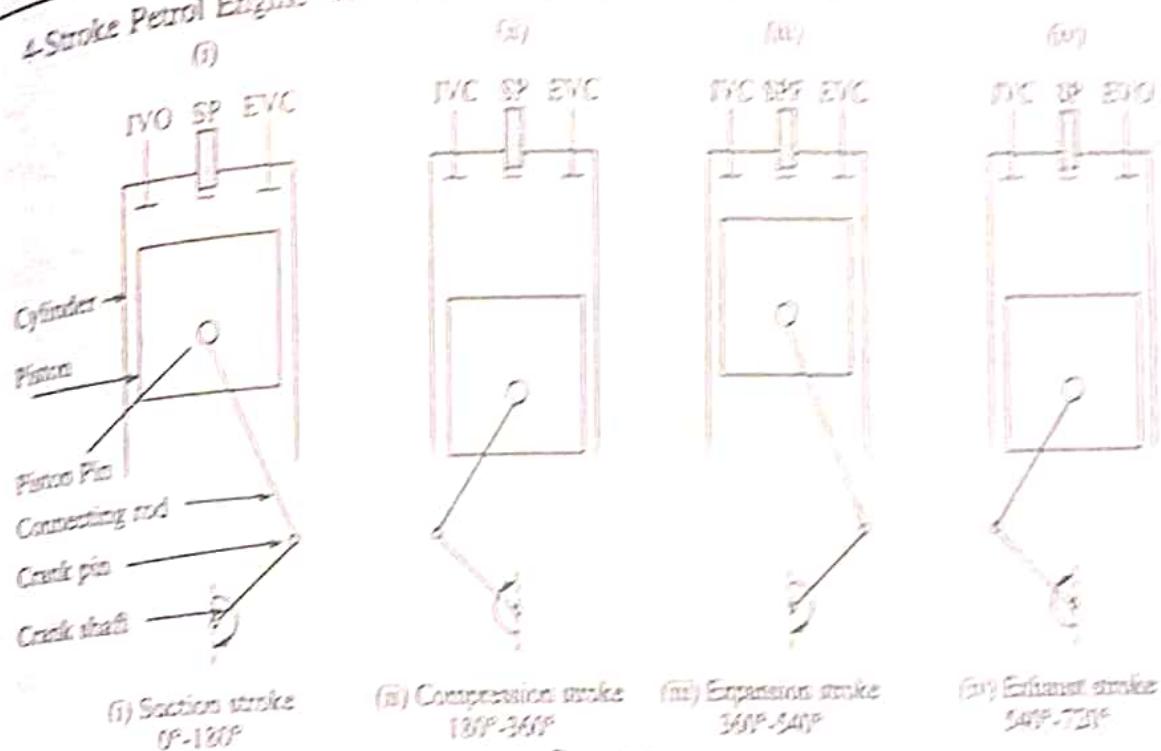


Fig 10.3

IVO = इंपेल वाल्व खुला (Inlet valve open)

SP = स्पॉक प्लग (Spark plug)

EVC = निकास वाल्व बंद (Exhaust valve close)

IVC = इंपेल वाल्व बंद (Inlet valve close)

EVO = निकास वाल्व खुला (Exhaust valve open)

SPF = स्पॉक प्लग फ़ॉन्शनिंग (Spark plug functioning)

4 Stroke पेट्रोल इंजन को हम म्यार्क इंजन (Spark Ignition Engine) ने कहते हैं। स्ट्रोक इंजन का विकास चर्चेन्सियर अटी ड्रा० 1862 में किया गया। यह इंजन अद्य ओ (Otto cycle) पर आधारित होता है। इंजन के तरफ से पेट्रोल का प्रयोग किया जाता है विषय सेक्टर अनुपात (Comprehesion Ratio) 5-10 के बीच होता है।

पेट्रोल इंजन के चार प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

(i) चूपण स्ट्रोक (Suction Stroke)—इस स्ट्रोक के दौरान इंपेल वाल्व खुला है तथा निकास वाल्व बंद रहता है। इसके तरव आयु का पिथ्रग इंजन मिलिएडा में प्रयोग करता है। इसलिए इस इंजन स्ट्रोक (Induction Stroke) ने कहा गया है। इसने TDC से BDC तक पहुँच जाता है तथा क्रैक (0°-180° तक चूमता है)। इसने अपना दूसरा स्ट्रोक करता है।

(ii) संपीड़न स्ट्रोक (Compression Stroke)—इस स्ट्रोक के दौरान दोनों वाल्व (इंपेल वा निकास) बंद रहते हैं तथा सिर्फ BDC से TDC तक और बढ़ने लगता है। पिथ्रग की गति के कारण इंजन का संपीड़न दोनों तरफ है तिसके कारण नियम (ईंजन) का दायर एवं तापमान बढ़ने लगता है।

स्ट्रोक के अन्त में जब क्रैक 360° पूरा करने जाता होता है वह सिर्फ TDC से पहुँचने वाला होता है, उसी समय एक स्ला से चिंगारी (spark) उत्पन्न होती है तथा पिथ्रग (ईंजन) का दहन प्रारम्भ हो जाता है।

ईंजन का दूसरा स्ट्रोक पूर्ण हो जाता है।

(iii) शक्ति या कार्यकारी स्ट्रोक (Power or working stroke) — ईंधन के दहन के फलावधाय ऐसे का स्ट्रोक प्राप्त हो जाता है, इसमेंपै इसे विसरण स्ट्रोक (Expansion stroke) भी कहते हैं।

ऐसी के प्रभारण के फलावधाय विस्टन TDC से BDC की ओर बढ़ने समय है तथा क्रैक 360° - 540° की के बूमने लगता है। पिस्टन के दहन के कारण उत्पन्न ऊर्जा फ्लाइवील (flywheel) में भवित हो जाती है।

इस स्ट्रोक के दौरान दोनों वाल्व बन्द रहते हैं। स्ट्रोक के अन्त में क्रैक के कुछ दिग्ग (degree) (340° से कम) पर निकास वाल्व खुल जाता है जिससे निकास गैसें पूर्णतया इंजन सिसिएचडी में बाहर निकल सकते हैं।

(iv) निकास स्ट्रोक (Exhaust Stroke) — विस्टन इस स्ट्रोक के दौरान BDC से TDC की ओर चढ़ने समय है तथा सिसिएचडी में जबकी हुई गैसें निकास वाल्व में बाहर बायुमाइट के सिए निकाल ही जाती है। क्रैक 720° पर तथा Piston TDC पर पहुंच जाता है तथा निकास वाल्व बन्द हो जाता है।

इंजन का एक चक्र पूरा हो जाता है तथा इंजन नये चक्र (Suction Stroke) के लिए तैयार हो जाता है।

□ 10.8. चार स्ट्रोक डीजल इंजन (Four Stroke Diesel Engine)

इसे संपीड़न व्यलन इंजन (Compression ignition engine) भी कहते हैं जिसे हाइड्रोल्यू डीजल, डर्फन ईंड्रेस (Rudolf diesel German engineer) ने 1892 में ईंधन के उच्च सम्पीड़न अनुपात (High compression ratio) का उपयोग करके बनाया था।

इस इंजन में चूपण स्ट्रोक (suction stroke) के दौरान इंजन सिसिएचडी में केवल वायु प्रवेश करती है तथा प्रभारण स्ट्रोक के दौरान ईंधन इंजेक्टर (Fuel injector) की सहायता से उच्च संपीड़न अनुपात वाला ईंधन (जैमे—हीड़स) प्रसार (Spray) के स्वरूप में इंजन सिसिएचडी में प्रवेश करता है। उच्च सम्पीड़न अनुपात होने के कारण ईंधन स्वतः डलने सकता है। इसलिए इसे स्वतः व्यलन इंजन (Auto-ignition engine) भी कहते हैं।

इंजन में होने वाले प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

(i) चूपण स्ट्रोक (Suction Stroke) — इस स्ट्रोक के दौरान प्रवेश वाल्व (inlet valve) खुला रहता है तथा वाल्व वाल्व (Exhaust valve) बन्द रहता है। प्रवेश वाल्व के द्वारा इंजन सिसिएचडी में केवल वायु प्रवेश करती है तथा Piston TDC से BDC की ओर बढ़ने समय है तथा क्रैक 0° - 180° की ओर पूर्ण समय है। पिस्टन अपना एक स्ट्रोक पूरा करता है।

(ii) संपीड़न स्ट्रोक (Compression stroke) — इस स्ट्रोक के दौरान दोनों वाल्व (प्रवेश एवं निकास) बर रहते हैं। Piston BDC से TDC की ओर बढ़ने समय है जिससे सिसिएचडी में वायु संपीड़ित (compressed) होने समय है, जिसे उसका दाढ़ एवं सम्पादन बढ़ने लगता है। क्रैक 180° - 360° तक पूर्ण होता है। पिस्टन अपना दूसरा स्ट्रोक पूरा करता है।

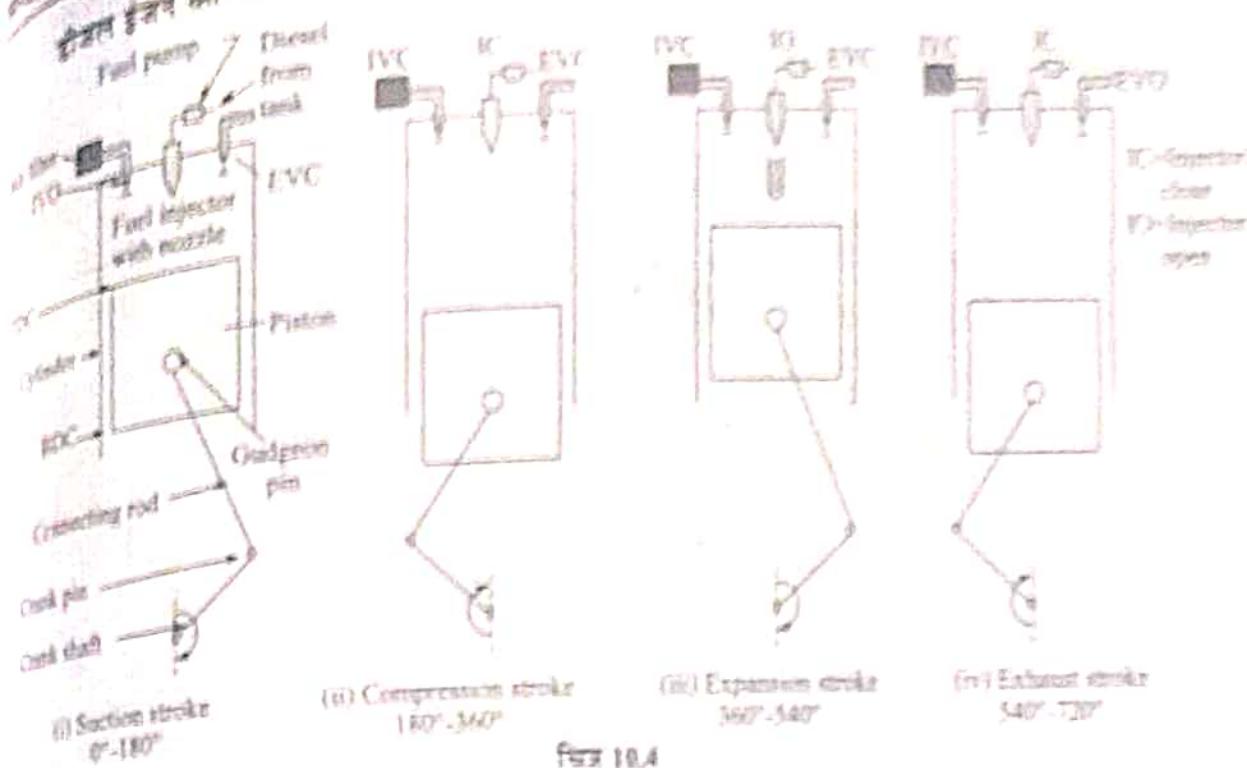
(iii) प्रभारण स्ट्रोक या शक्ति स्ट्रोक या कार्यकारी स्ट्रोक (Expansion or power stroke or working stroke) — इस स्ट्रोक के दौरान दोनों वाल्व बन्द रहते हैं। ईंधन की जानी हुई मात्रा (metered quantity of fuel), ईंधन इंजेक्टर सहायता से अद्युत इंजेक्टर (fuel injector) में प्रवेश करती है। इंजेक्टर के स्वरूप में injector की मद्दायत में सिसिएचडी प्रवेश करती है। उच्च सम्पीड़न अनुपात होने के कारण ईंधन तथा सम्पीड़ित वायु (compressed air) स्वतः जसने सकती है।

पिस्टन TDC से BDC की ओर बढ़ता है तथा क्रैक 360° - 540° तक पूर्ण होता है। सिसिएचडी के अन्दर गैसों का उच्च दबाव एक चक्र के आधार पर होता है।

पिस्टन अपना तीसरा स्ट्रोक पूरा करता है।

(iv) निकास स्ट्रोक (Exhaust Stroke) — स्ट्रोक के दौरान पिस्टन BDC से TDC की ओर बढ़ने समय है तथा वाल्व बन्द रहता है तथा निकास वाल्व खुल जाता है। पिस्टन की गति के कारण सिसिएचडी के अन्दर की बबो द्वारा पिस्टन वाल्व के द्वारा बढ़ाव निकल जाती है। क्रैक 540° - 720° तक पूर्ण होता है। पिस्टन चार स्ट्रोक पूरा करता है तथा इंजन एक चक्र पूर्ण हो जाता है। इंजन नये चक्र के लिए तैयार हो जाता है।

इंजन इतने का ग्राहण करते हुए विस्तृत होता है—



चित्र 10.4

- IVO: प्रवेश चाल्व खुला (Inlet valve open)
- IVC: प्रवेश चाल्व बंद (Inlet valve close)
- EVO: निकाम चाल्व खुला (Exhaust valve open)
- EVC: निकाम चाल्व बंद (Exhaust valve close)
- IC: इंजेक्टर बंद (Injector close)
- IO: इंजेक्टर खुला (Injector open)

10.9. दो-स्ट्रोक (Two-stroke Engine)

दो स्ट्रोक इंजन का कार्यान्वयन चक्र (working cycle) प्रिस्टन के दो स्ट्रोक या क्रैक के एक चक्र (0°-360°) में होता है।

इम्हे पूर्ण एवं संपीड़न स्ट्रोक (suction and compression stroke) प्रिस्टन को एक स्ट्रोक या क्रैक के 0°-180° तक तभी पूरा होता है तथा प्रमाणण एवं निकाम स्ट्रोक (expansion and exhaust stroke) प्रिस्टन के दूसरे स्ट्रोक या क्रैक के 180°-360° पर पूरा होता है।

दो स्ट्रोक इंजन में चाल्व एवं चाल्व स्प्रिंग का इस्तेमाल नहीं किया जाता है। चाल्व के स्थान पर पोर्ट (Ports) का उपयोग किया जाता है।

दो स्ट्रोक के सम्बन्ध में डूगल्ड क्लार्क, ब्रिटिश इंजीनियर (Dugald Clark) का नाम प्रमुख है।

10.10. दो स्ट्रोक पेट्रोल इंजन (Two-stroke Petrol Engine)

Two stroke petrol engine में चाल्व के स्थान ports का इस्तेमाल किया जाता है।

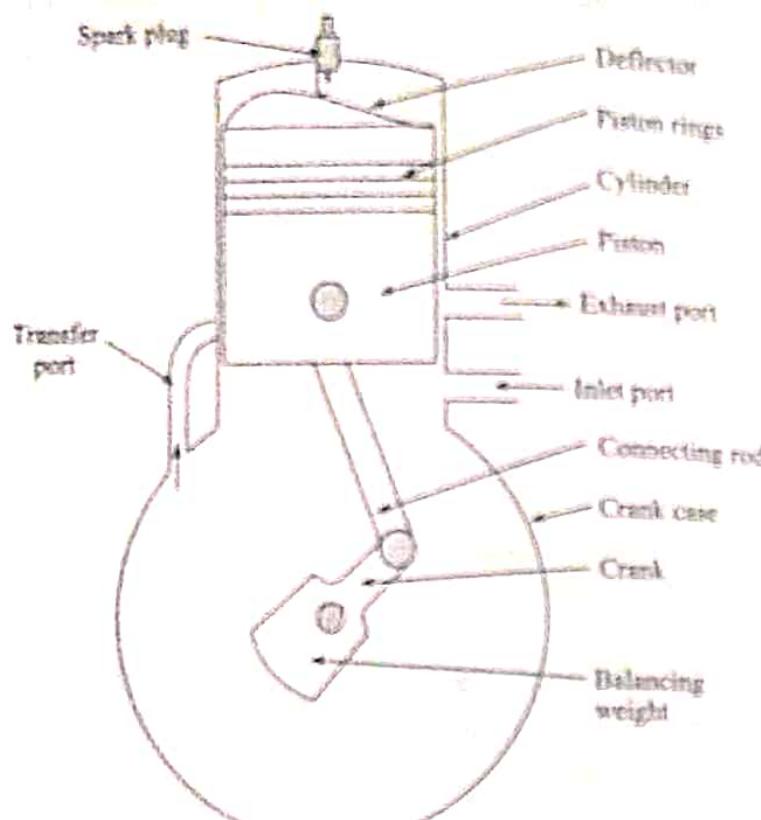
पूछते: तीन प्रकार के Ports इस्तेमाल किए जाते हैं—

- (i) श्वेत द्वार (Inlet Port)

(ii) निकास द्वार (Exhaust Port)

(iii) अन्तरण द्वार (Transfer Port)

2-Stroke Petrol इंजन का आरेख निम्न है—



चित्र 10.5

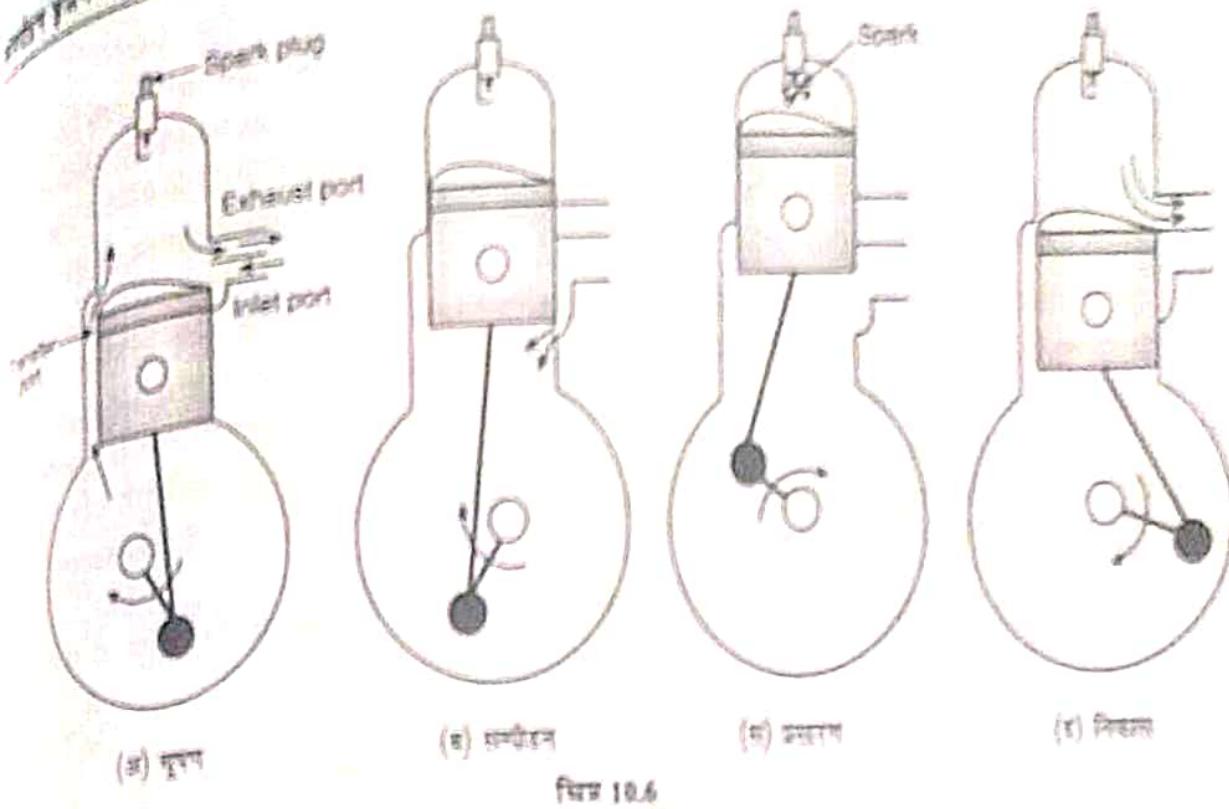
इंजन के चार प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

पहला स्ट्रोक—चूपण एवं संपीड़न स्ट्रोक (Suction and compression stroke)—पिस्टन के पहले स्ट्रोक में पिस्टन BDC से TDC की ओर चलते हुए इस स्थिति में पहुंचता है कि अन्तरण द्वार (transfer port) एवं प्रवेश द्वार खोले हैं तब क्रैक केस (crank case) में से ईंधन (पेट्रोल एवं वायु का मिश्रण) प्रवेश द्वार से अन्तरण द्वार होते हुए इंजन मिश्रण में प्रवेश करता है। जैसे ही पिस्टन ऊपर की ओर बढ़ता है अन्तरण द्वार, प्रवेश द्वार एवं निकास द्वार बढ़ते जाते हैं तिसी ऊपरी गति के कारण ईंधन का संपीड़न होता है।

दूसरा स्ट्रोक—प्रसारण एवं निकास स्ट्रोक (Expansion stroke and Exhaust stroke)—संपीड़न स्ट्रोक के बाद पिस्टन TDC पर पहुंचता है तब स्पार्क लग (spark plug) से एक चिंगारी उत्पन्न होती है, जिसमें ईंधन का दहन होता है जब दहन से गैस का दब एवं तापमान अचानक बढ़ता है। उच्च दब के कारण पिस्टन नीचे जी और चलने लगता है तिसी दब का प्रसारण होता है।

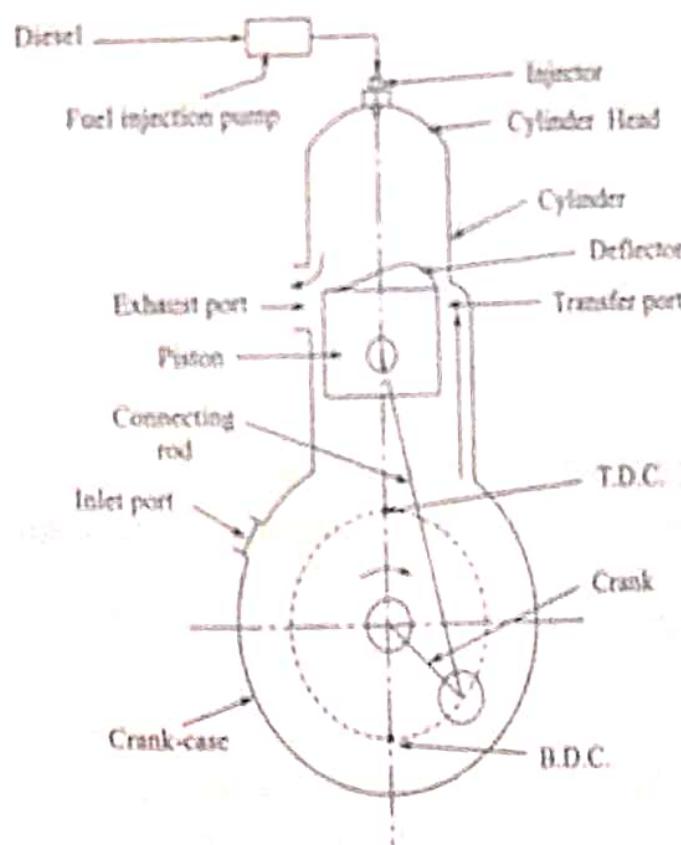
जब पिस्टन नीचे जी और चलते हुए इस स्थिति में पहुंचता है कि निकास द्वार खुलने लगता है तब इंजन मिश्रण अंदर की दहन गैसें (exhaust gases), निकास द्वार से बाहर निकलने लगती हैं।

इस प्रकार एक कार्य चक्र पूर्ण होता है तथा इंजन मिश्रणहर पुनः चार्ज के चूपण (suction) के लिए तैयार हो जाता है।



10.11. दो स्ट्रोक डीजल इंजन (Two-stroke Diesel Engine)

दो स्ट्रोक डीजल इंजन का आरेख निम्नस्थिति है—



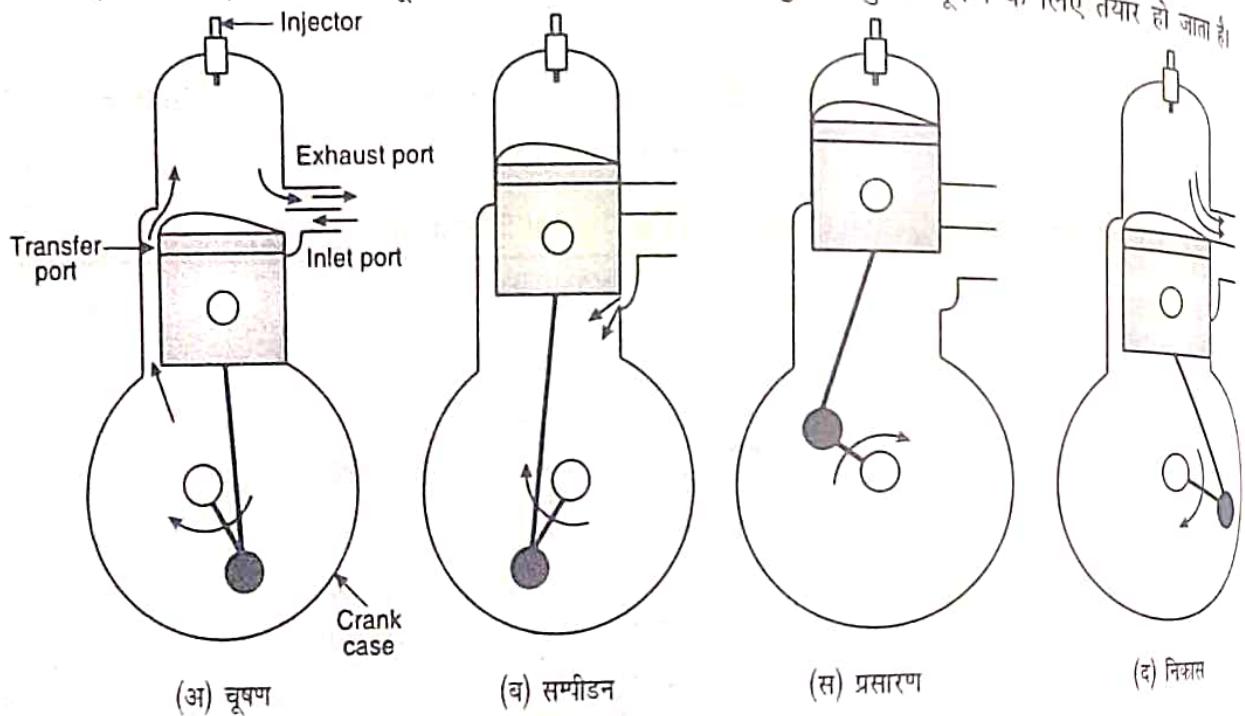
चित्र 10.7

दो स्ट्रोक डीजल इंजन की क्रियाविधि निम्नलिखित है—

पहला स्ट्रोक—चूपण एवं संपीड़न स्ट्रोक (Suction and compression strokes)—इस चरण में जब पिस्टन BDC से TDC की ओर चलते हुए इस स्थिति में पहुँचता है कि अंतरण एवं प्रवेश द्वार (Transfer and Inlet Ports) दोनों खुले हैं। तब क्रैंक केस (Crank Case) से ताजी हवा (Fresh Air) अंतरण द्वार के रास्ते इंजन सिलिण्डर में प्रवेश करता है। जब पिस्टन ऊपर की ओर बढ़ता है तब अंतरण द्वार एवं प्रवेश द्वार दोनों बन्द हो जाते हैं, पिस्टन की गति के कारण वायु का संपीड़न होता है।

दूसरा स्ट्रोक—प्रसारण एवं निकास स्ट्रोक (Expansion and exhaust strokes)—इस स्ट्रोक के दौरान इंजन सहायता से डीजल को फुहार के रूप में इंजन सिलिण्डर में प्रवेश करते हैं। उच्च सम्पीड़न अनुपात के कारण डीजल एवं यस का मिश्रण स्वतः जलने लगता है, जिसे हम स्वतः जलन प्रक्रम (Auto ignition process) कहते हैं। इधन के दूसरे सिलिण्डर के अन्दर का तापमान एवं दाब बढ़ जाता है, जिससे पिस्टन TDC से BDC की ओर बढ़ने लगता है। पिस्टन गति के कारण BDC की ओर पहुँचते ही निकास द्वार खुल जाता है और सिलिण्डर में बची हुई गैसें (Exhaust gases) द्वार के रास्ते बाहर निकाल दी जाती हैं।

इस प्रकार एक कार्य चक्र पूर्ण होता है और इंजन सिलिण्डर पुनः वायु के चूपण के लिए तैयार हो जाता है।



चित्र 10.8

□ 10.12. दो स्ट्रोक इंजन एवं चार स्ट्रोक इंजन में अन्तर

(Difference Between two Stroke Engine and Four Stroke Engine)

| S. No. | विवरण (Description) | 2-Stroke Engine | 4-Stroke Engine |
|--------|--------------------------|--|--|
| 1. | चक्र पूर्ण | पिस्टन के दो स्ट्रोक तथा क्रैंक के एक चक्कर घूमने पर। | पिस्टन के चार स्ट्रोक तथा क्रैंक के दो चक्कर घूमने पर। |
| 2. | पिस्टन एवं क्रैंक स्थिति | पिस्टन एक बार TDC पर तथा एक बार BDC पर, क्रैंक 360° घूमता है। | पिस्टन दो बार TDC पर तथा दो बार BDC पर, क्रैंक 720° घूमता है। |
| 3. | शक्ति स्ट्रोक | क्रैंक के एक चक्कर लगाने पर प्राप्त होता है। | क्रैंक के दो चक्कर लगाने पर प्राप्त होती है। |

| | | | |
|-----|-----------------------------------|---|--|
| 4. | फ्लाई व्हील | हल्के फ्लाई व्हील की आवश्यकता होती है। | भारी फ्लाई व्हील की आवश्यकता होती है। |
| 5. | शक्ति उत्पादन शीतलन एवं स्नेहन | समान साइज के लिए उच्च। अधिक शीतलन एवं स्नेहन की आवश्यकता होती है। | समान साइज के लिए कम। कम शीतलन एवं स्नेहन की आवश्यकता होती है। |
| 6. | वाल्व एवं पोर्ट | तीन पोर्ट लगे होते हैं— • प्रवेश पोर्ट • निकास पोर्ट • अंतरण पोर्ट | दो वाल्व लगे होते हैं— • प्रवेश वाल्व • निकास वाल्व |
| 7. | प्रारम्भिक लागत | कम प्रारम्भिक लागत होती है। | अधिक प्रारम्भिक लागत होती है। |
| 8. | आयतनिक दक्षता | कम आयतनिक दक्षता | उच्च आयतनिक दक्षता |
| 9. | (Volumetric efficiency) | निम्न तापीय दक्षता | उच्च तापीय दक्षता |
| 10. | तापीय दक्षता (Thermal efficiency) | अपेक्षाकृत कम होती है। | अपेक्षाकृत उच्च होती है। |
| 11. | सकल दक्षता (Overall efficiency) | Exhaust Gases अधिक शोर करती है। | Ehaust Gases कम शोर करती है। |
| 12. | शोर (Noise) | स्कूटर, मोटर साइकिल, मोपेड | कार, ट्रक, बस, वायुयान आदि। |
| 13. | अनुप्रयोग (Application) | | |

□ 10.13. पेट्रोल एवं डीजल इंजन में अन्तर (Difference between Petrol and Diesel Engines)

| S.No. | पेट्रोल इंजन (Petrol Engine) | डीजल इंजन (Diesel Engine) |
|-------|--|---|
| 1. | चूपण स्ट्रोक के दौरान पेट्रोल एवं वायु का मिश्रण सिलिण्डर के अन्दर प्रवेश करता है। | चूपण स्ट्रोक के दौरान केवल वायु सिलिण्डर के अन्दर प्रवेश करता है। |
| 2. | स्पार्क ज्वलन प्रयोग किया जाता है। | संपीड़न ज्वलन प्रयोग किया जाता है। |
| 3. | स्पार्क प्लग इस्तेमाल किया जाता है। | इंजेक्टर इस्तेमाल किया जाता है। |
| 4. | निम्न तापीय दक्षता। | उच्च तापीय दक्षता। |
| 5. | कम स्थान धेरता है। | अधिक स्थान धेरता है। |
| 6. | उच्च प्रचालन लागत। | निम्न प्रचालन लागत। |
| 7. | ऑटो चक्र पर कार्य करता है। | डीजल चक्र पर कार्य करता है। |
| 8. | हल्का वजन होता है। | भारी वजन होता है। |
| 9. | महंगे ईंधन प्रयोग किए जाते हैं। | सस्ते ईंधन प्रयोग किए जाते हैं। |
| 10. | ईंधन खतरनाक (Dangerous) होता है। | ईंधन खतरनाक नहीं होता है। |
| 11. | सम्पीड़न अनुपात 6-10 होता है। | सम्पीड़न अनुपात 14-20 होता है। |
| 12. | अधिक विश्वसनीय होते हैं। | कम विश्वसनीय होते हैं। |

□ 10.14. स्पार्क ज्वलन इन्जन एवं संपीड़न ज्वलन इन्जन में अन्तर

(Difference between Spark Ignition (S.I.) Engine and Compression Ignition (C.I) Engine)

| विवरण | S.I. Engine | C.I. Engine |
|------------------------|--------------------|--------------------------|
| प्रचालन चक्र | ऑटो चक्र | डीजल चक्र |
| ईधन | पेट्रोल | डीजल |
| सम्पीड़न अनुपात | 6 - 10 | 14 - 20 |
| बायु-ईधन मिश्रण अनुपात | 10:1 - 20:1 | 18:1 - 100:1 |
| ज्वलन | स्पार्क ज्वलन | संपीड़न ज्वलन |
| ईधन सस्ताई | कारब्युरेटर द्वारा | इंजेक्टर द्वारा |
| प्रचालन लागत | उच्च | निम्न |
| रख-रखाव लागत | कम | उच्च |
| गति | 2000 - 6000 rpm | 1200 - 3500 rpm |
| तापीय दक्षता | कम (26%) | अधिक (40%) |
| चालू करना | आसान होता है। | अपेक्षाकृत कठिन होता है। |
| शक्ति | कम | उच्च |

□ 10.15. वाल्व समय आरेख (Valve Timing Diagram)

यह प्रवेश तथा निकास वाल्व के खुलने तथा बंद होने का पिस्टन की गति के सापेक्ष निरूपण होता है।

यह दो वर्गों में वर्गीकृत है—

(i) सैद्धान्तिक वाल्व समय आरेख

(ii) वास्तविक वाल्व समय आरेख

(i) सैद्धान्तिक वाल्व समय आरेख—पेट्रोल इंजन एवं डीजल इंजन का सैद्धान्तिक वाल्व समय आरेख नीचे वर्णित है जो स्वतः समझा जा सकता है।

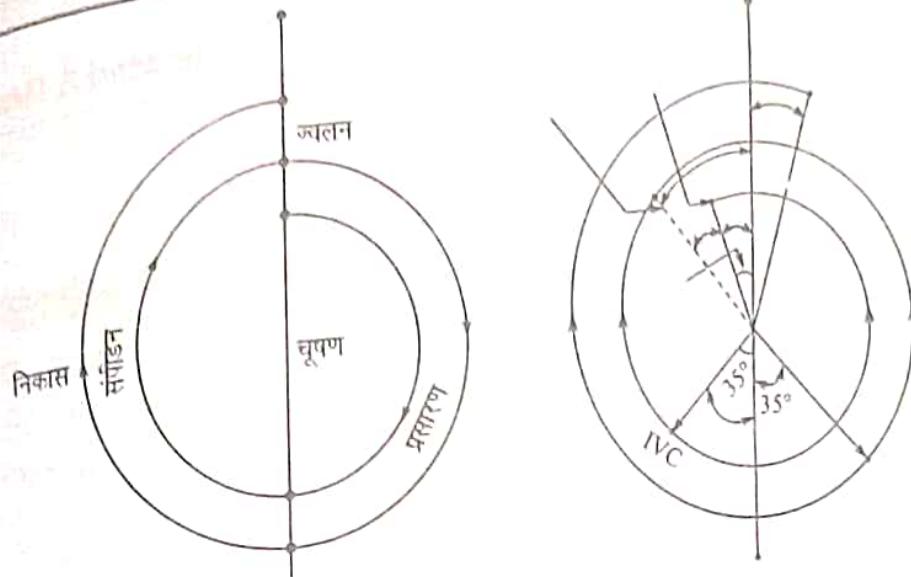
(ii) वास्तविक वाल्व समय आरेख—यह सैद्धान्तिक वाल्व समय आरेख से भिन्न होता है। इसमें वाल्व पिस्टन की स्थिति (TDC तथा BDC) से पूर्व एवं बाद में खुलता व बंद होता है।

■ पेट्रोल इंजन का वाल्व समय आरेख

प्रवेश वाल्व खुला (IVO)—पिस्टन की TDC स्थिति में 10° - 20° पूर्व खुलती है जिससे पर्याप्त मात्रा में ईधन का मिश्रण सिलेण्डर में प्रवेश कर सके। यह चूषण स्ट्रोक के दौरान होता है।

प्रवेश वाल्व बंद (TVC)—पिस्टन की BDC स्थिति से 30° - 40° या 60° बाद बंद होता है जिससे अधिक से अधिक ईधन का मिश्रण सिलेण्डर में प्रवेश कर सके। यह चूषण स्ट्रोक के दौरान होता है।

निकास वाल्व खुला (EVO)—पिस्टन की BDC स्थिति से 30° - 60° पूर्व खुल जाता है जिससे अधिक से अधिक निकास गैस वायुमण्डल से बाहर निकल सके। यह निकास स्ट्रोक के दौरान होता है।



चित्र 10.9

निकास वाल्व बंद (EVC)—पिस्टन की TDC स्थिति से 10° बाद बंद होता है जिससे सम्पूर्ण निकास वायुमण्डल निकाला जा सके। यह निकास स्ट्रोक के दौरान होता है।
ज्वलन—स्पार्क प्लग से चिंगारी 30° - 40° TDC स्थिति से पूर्व निकलती है जिससे ईंधन का दहन सम्पूर्ण हो जाता है। यह शक्ति स्ट्रोक के दौरान होता है।

डीजल इंजन का वाल्व समय आरेख

IVO : पिस्टन की TDC स्थिति से 10° - 25° पूर्व

] चूपण स्ट्रोक के दौरान

IVC : पिस्टन की TDC स्थिति से 25° - 50° बाद

] निकास स्ट्रोक के दौरान

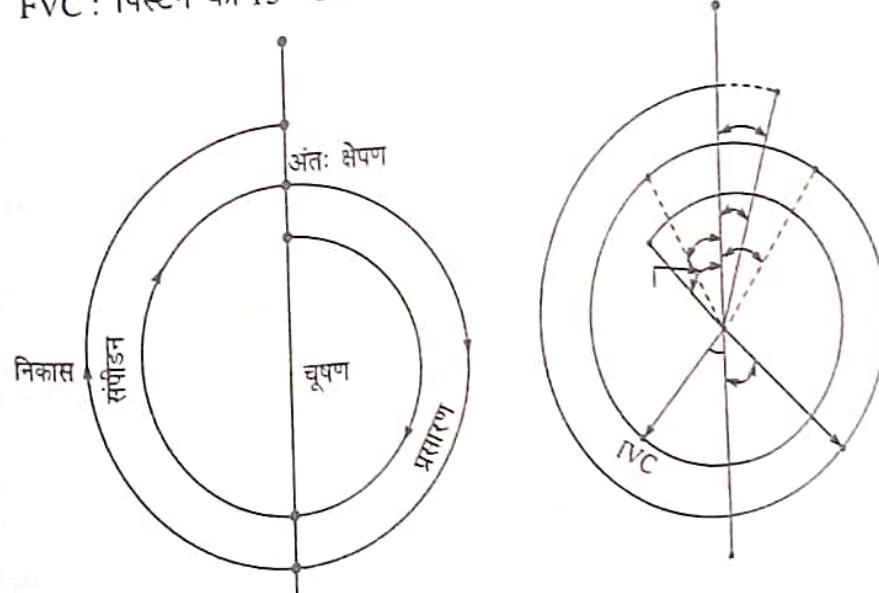
EVO : पिस्टन की TDC स्थिति से 30° - 50° पूर्व

] निकास स्ट्रोक के दौरान

EVC : पिस्टन की TDC स्थिति से 5° - 10° बाद तक

FVO : पिस्टन की 5° - 10° पूर्व] शक्ति स्ट्रोक के दौरान

FVC : पिस्टन की 15° - 20° बाद



चित्र 10.10

■ सूचित शक्ति (Indicated Power)

“यह दहन कक्ष में ईधन के दहन से उत्पन्न होने वाली कुल शक्ति की मात्रा होती है।”

“It is the total power developed by the combustion of fuel in the combustion chamber.”

$$IP = \frac{nPLAnk}{60} \text{ kW}$$

जहाँ n = सिलेंडरों की संख्या (No. of cylinders)

P = मध्य प्रभावी दाब (Mean effective pressure)

L = स्ट्रोक (Stroke)

A = पिस्टन का क्षेत्रफल (Area of piston) = $\frac{\pi}{4} d^2$

$k = \frac{1}{2}$ Four Stroke के लिए = 1 Two Stroke के लिए

N = rpm

ब्रेक शक्ति (Brake power)—“यह इंजन के आउटपुट शॉफ्ट पर उपलब्ध कुल शक्ति होती है।”

“It is the power developed by an engine at the output shaft.”

$$BP = \frac{2\pi NT}{60 \times 1000} \text{ kW}$$

जहाँ N = rpm, T = Torque

घर्षण शक्ति (Frictional power)—“यह सूचित शक्ति तथा ब्रेक शक्ति का अंतर होता है।”

“It is the difference between indicated power & brake power.”

$$\text{Frictional power} = IP - BP$$

$$\begin{aligned} \text{Frictional Power} &= \frac{nPLAnk}{60} - \frac{2\pi NT}{60 \times 1000} \\ &= \frac{N}{60} \left[nPLAnk - \frac{2\pi T}{1000} \right] \end{aligned}$$

$$\text{Frictional power} = \frac{N}{60} [nPLAnk - 0.00628 T] \text{ kW}$$

■ 10.17. दक्षता : यांत्रिक, सापेक्ष, तापीय, आयतनिक

(Efficiency : Mechanical, Relative, Thermal, Volumetric)

यांत्रिक दक्षता (Mechanical efficiency)—यह ब्रेक शक्ति तथा सूचित शक्ति का अनुपात होता है।

“It is the ratio of brake power to the indicated power.”

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{B.P.}{I.P.} = \frac{\frac{2\pi NT}{60 \times 1000}}{\frac{nPLAnk}{60}}$$

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{2\pi NT}{60 \times 1000} \times \frac{60}{nPLAnk}$$

$$\eta_{\text{mech}} = \frac{0.00628 T}{n PLAnk}$$

सापेक्ष दक्षता (Relative efficiency)—यह सूचित तापीय दक्षता (Indicated thermal efficiency) तथा वायु मानक दक्षता (Air standard efficiency) का अनुपात होता है।

Ratio of indicated thermal efficiency to the thermal efficiency or air standard efficiency is known as **Relative Efficiency**.

$$\eta_R = \frac{\text{Indicated thermal Efficiency}}{\text{Air standard Efficiency}}$$

तापीय दक्षता (Thermal efficiency)—“यह सूचित कार्य तथा प्रदत्त ऊर्जा की मात्राओं का अनुपात होता है।”

“It is the ratio of indicated work done to energy supplied by the fuel.”

इसे वायु मानक दक्षता (Air standard efficiency) भी कहते हैं।

■ सूचित तापीय दक्षता (Indicated thermal efficiency)

सूचित तापीय दक्षता सूचित शक्ति एवं प्रदत्त ऊर्जा का अनुपात होता है।

$$(\eta_{\text{th}})_I = \frac{\text{I.P.}}{m_f \times C}$$

■ ब्रेक तापीय दक्षता (Brake thermal efficiency)

ब्रेक तापीय दक्षता ब्रेक शक्ति एवं प्रदत्त ऊर्जा का अनुपात होता है।

$$(\eta_{\text{th}})_B = \frac{\text{B.P.}}{m_f \times C}$$

जहाँ I.P. = सूचित शक्ति (Indicated power)

B.P. = ब्रेक शक्ति (Brake power)

m_f = ईंधन का द्रव्यमान प्रति सेकण्ड (Mass of fuel/sec)

C = ऊष्मीय मान (Calorific value)

आयतनिक दक्षता (Volumetric efficiency)—यह चूषण स्ट्रोक के दौरान लिए गए वास्तविक आयतन एवं स्वेच्छा आयतन का अनुपात होता है।

“It is defined as the ratio of actual volume of the charge drawn in during suction stroke to the volume of the piston.”

■ 10.18. सूचित शक्ति ज्ञात करने की विधि (Method of Finding Indicated Power)

सूचित शक्ति को ज्ञात करने के लिए हम सूचक (Indicator) का इस्तेमाल करते हैं। सूचक पर P-V आरेख द्वारा सूचित शक्ति ज्ञात की जाती है।

चूँकि हम जानते हैं कि

सूचित शक्ति = ब्रेक शक्ति + इंजन हानियाँ
Indicated Power = Brake Power + Engine Losses

यदि हम सूचित शक्ति को सीधे रूप में नहीं जात कर सकते हैं तो ब्रेक शक्ति एवं इंजन हानियों को जात कर उपरोक्त समीकरण द्वारा मान प्राप्त किया जाता है।

यदि सूचक आरेख (Indicator Diagram) उपलब्ध हो तो हम सूचित शक्ति को आरेख के क्षेत्रफल द्वारा निम्न विधियों से जात कर सकते हैं—

- (i) पलेनीमीटर (Planimeter)
- (ii) अक्षीय विधि (Co-ordinate Method)
- (iii) माध्य प्रभावी दाब विधि (Mean Effective Pressure Method)

$$(i) \text{ माध्य प्रभावी दाब } (P_{me}) = \frac{\text{आरेख का कुल क्षेत्रफल (mm)}^2}{\text{आरेख की लम्बाई (mm)}} \times \text{स्प्रिंग नियतांक}$$

$$(P_{me}) = \frac{\text{Net area of diagram in mm}^2}{\text{Length of diagram in mm}} \times \text{Spring constant}$$

P_{me} बार में—

Spring constant = bar/mm [Vertical movement of the indicator stylus]

मुख्यतः निम्न प्रकार के इंजन सूचक (Engine Indicator) इस्तेमाल किए जाते हैं—

- (i) पिस्टन सूचक (Piston Indicator)
- (ii) समतुल्य डाइफ्राम सूचक (Balanced diaphragm type indicator)
 - (a) फारबोरफ समतुल्य इंजन सूचक (The Faraborough balanced engine indicator)
 - (b) डिकनसन न्यूवेल सूचक (Dickinson-Neuwell Indicator)
 - (c) एम आई टी समतुल्य दाब सूचक (MIT balanced pressure indicator)
 - (d) कैपेसिटेन्स समतुल्य दाब सूचक (Capacitance type balance pressure indicator)
- (iii) विद्युत सूचक (Electrical Indicator)
- (iv) प्रकाश सूचक (Optical Indicator)

■ सूचित शक्ति की गणना (Calculation of indicated power)

माना

P_{me} = मध्य प्रभावी दाब, बार में

A = पिस्टन का क्षेत्रफल, m^2 में

L = स्ट्रोक की लम्बाई, m में

N = इंजन की चाल, rpm में

$k = \frac{1}{2} \Rightarrow 4\text{-Stroke के लिए}$

$= 1 = 2\text{-Stroke के लिए}$

पिस्टन पर बल = $P_{me} \times A \times 10^5$, (न्यूटन में)

कार्य/स्ट्रोक = बल × क्षेत्रफल, स्ट्रोक की लम्बाई

$$= P_{me} \times A \times 10^5 \times L \text{ (चूटन-मी०)}$$

कार्य/sec = कार्य/स्ट्रोक × कार्य/sec की संख्या

$$= P_{me} \times A \times 10^5 \times L \times \frac{N}{60} \times k \text{ (N-m-sec या J/sec)}$$

$$= \frac{P_{me} \times A \times L \times N \times k \times 10^5}{60 \times 1000} \text{ kW}$$

$$\text{कार्य/sec} = \frac{P_{me} \times A \times L \times N \times k \times 10}{6} \text{ kW}$$

$$\boxed{\text{सूचित शक्ति} = \text{कार्य/sec} = \frac{P_{me} \times A \times L \times N \times k \times 10}{6} \text{ kW}}$$

□ 10.19. ब्रेक शक्ति प्राप्त करने की विधि (Method of Finding Brake Power)

ब्रेक शक्ति को ज्ञात करने के लिए हम जिस उपकरण का प्रयोग करते हैं उसे डायनमोमीटर (Dynamometer) कहते हैं। इसके अंतर्गत हम इंजन के ब्रेक पुली (Brake pulley) पर एक विशेष प्रकार का ब्रेक लगाते हैं। डायनमोमीटर को दो भागों में विभाजित किया गया है।

(a) शोषित डायनमोमीटर (Absorption Dynamometer)

(b) संचरण डायनमोमीटर (Transmission Dynamometer)

(a) शोषित डायनमोमीटर (Absorption Dynamometer)—इस प्रकार के डायनमोमीटर में शक्ति का मापन शोषित घर्षण के द्वारा किया जाता है। शोषित घर्षण को ऊर्जीय ऊर्जा के रूप में परिवर्तित कर लेते हैं।

शोषित डायनमोमीटर के कुछ प्रमुख रूप निम्नलिखित हैं—

- पट्टा ब्रेक डायनमोमीटर (Rope Brake Dynamometer)
- प्रॉनी ब्रेक डायनमोमीटर (Prony Brake Dynamometer)
- पंखा ब्रेक डायनमोमीटर (Fan Brake Dynamometer)
- द्रवीय डायनमोमीटर (Hydraulic Dynamometer)
- विद्युत ब्रेक डायनमोमीटर (Electrical Brake Dynamometer)

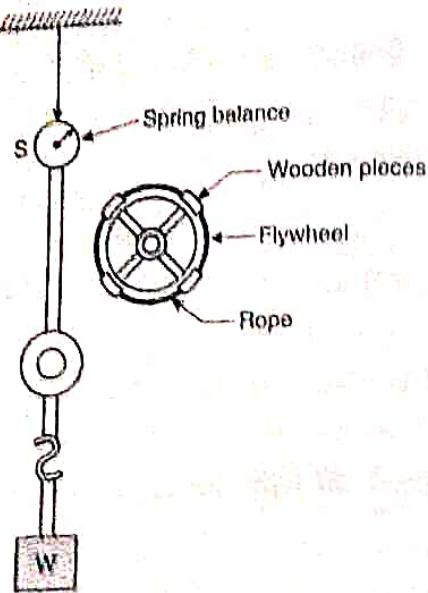
(b) संचरण डायनमोमीटर (Transmission Dynamometer)—इसे आघूर्ण मीटर (torque meter) भी कहते हैं। यह ऑटोमैटिक एवं परिशुद्ध (Automatic & accurate) होता है। इसके लिए सतत भार का संचरण आवश्यक होता है।

□ 10.20. ब्रेक शक्ति की गणना (Determinaton of Brake Power)

ब्रेक शक्ति की गणना के लिए हम रस्सी ब्रेक डायनमोमीटर का प्रयोग करते हैं। इस Dynamometer में ब्रेक पहिए (Brake wheel) की परिधि (circumference) पर एक रस्सी बांध देते हैं। रस्सी को फिसलने से बचाने के लिए हम लकड़ी के गुर्धे (Wooden block) का प्रयोग करते हैं। इस (Wooden block) को चित्र 10.14 में दिखाया गया है। चित्र के अनुसार इसमें रस्सी की सहायता से एक सिरे पर भार (W) तथा दूसरे सिरे पर स्प्रिंग नियंत्रक (Spring controlled Blance) लगा होता है।

इंजन की गति का मापने के लिए टैकोमीटर (Tachometer) का इस्तेमाल करते हैं।

व्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 10.11—Rope brake friction dynamometer

वृत्ति

W = रस्सी के अंत में लगा भार (N)

S = शिंग का मान (N)

N = इंजन की चाल (rpm)

D_2 = ब्लेक पहिए का व्यास (m)

d = रस्सी का व्यास (m)

D_{eff} = पहिए पर प्रभावी व्यास

Work/Revolution = अक्षपूर्ण \times प्रति चक्कर कोण

$$= (W - S) \times \left(\frac{D_2 + d}{2} \right) \times 2\pi$$

$$= (W - S) \times (D_2 + d) \times \Delta$$

$$\text{Work/min} = (W - S) \times (D_2 + d) \times N$$

$$\text{Work/sec} = \frac{(W - S) \times (D_2 + d) \times N}{60}$$

$$\text{Brake Power} = \frac{(W - S) \times (D_2 + d) \times N}{60}$$

ब्रेक पावर की वैदिक सूत्र है।

$$\text{Brake power} = \frac{(W - S) \times D_2 \times N}{60}$$

$$B.P. = \frac{2\pi NT}{60 \times 1000} \times W$$

Note—इसी देख डाक्टलोगिक रस्सी भी है और उसे ब्रेक भी आशान होता है। परन्तु इसकी प्राप्ति की दृष्टि में युक्ति (mechanical efficiency) लागत के भाव परिवर्तित होता रहता है।

10.21. मोर्स टेस्ट स्पार्क ऊर्जन हंजन के लिए (Morse Test for SI Engine)

इस टेस्ट का प्रयोग हम मुख्यतः बहुगिलिंग्डर इंजन (multi-cylinder engine) के लिए करते हैं।
 मात्रा 4-गिलिंग्डर इंजन के लिए हम यह टेस्ट करते हैं।
 हम जानते हैं कि जब इंजन अपनी निर्धारित चाल पर चलता है तो इसका आघृण ज्ञात करना आसान होता है।
 जब हम किसी एक इंजन में शवित को प्वाग की सहायता से हटा देते हैं तब इंजन की चाल कम हो जाती है। इसको
 ज्ञात करने के लिए भार को कम कर देते हैं।
 जब इंजन की चाल अपने वास्तविक मान पर पुनः आ जाती है। तो हम फिर आघृण (Torque) को पुनः मापते हैं।

मात्रा I_1, I_2, I_3, I_4 = सूचित शवित क्रमशः चारों गिलिंग्डरों में

I_1, I_2, I_3, I_4 = इंजन गिलिंग्डरों में क्रमशः हानियाँ

I_1, I_2, I_3, I_4 = इंजन गिलिंग्डरों में 'B' हारा प्रदर्शित किया गया है, तो

गैरि ब्रेक शवित सभी गिलिंग्डरों में 'B' हारा प्रदर्शित किया गया है, तो

$$B = (I_1 - L_1) + (I_2 - L_2) + (I_3 - L_3) + (I_4 - L_4) \quad \dots(i)$$

जब Cylinder-1 बन्द होगा तब $\Rightarrow I_1 = 0$

$$B = (0 - L_1) + (I_2 - L_2) + (I_3 - L_3) + (I_4 - L_4) \quad \dots(ii)$$

सारीकरण (i) और (ii) से,

$$B - B_1 = I_1$$

दूसरी प्रकार

$$B - B_2 = I_2$$

$$B - B_3 = I_3$$

$$B - B_4 = I_4$$

Then for an Engine

$$I = I_1 + I_2 + I_3 + I_4$$

10.22. ऊर्जा संतुलन पत्रक (Heat Balance Sheet)

किसी इंजन का विषादन सामग्रीतः हम ऊर्जा संतुलन पत्रक (Heat balance sheet) माध्यम से करते हैं।

ऊर्जा संतुलन पत्रक (Heat balance sheet) मानो के लिए विवेरणों का ज्ञात होना आवश्यक है—

(i) इंजन सतत भार (Constant load) पर कार्य करता जाहिए।

(ii) सूखक हारा सूखक आरेख ज्ञात होना चाहिए।

(iii) लिए गए सामग्री में दूधन की गात्रा एवं उत्तम ऊर्जीय मान (Calorific value) ज्ञात होना चाहिए।

(iv) चूर्चा जल का प्रवेश एवं निकास सापेक्ष (Inlet & outlet temperature of cooling water)

(v) निकास गैस का भार (Weight of exhaust gas)

एक शवित और ब्रेक शवित ज्ञात करने के पश्चात् निम्न ऊर्जाओं की मात्रा की जाती है।

पेट्रोल एवं डीजल इंजन के लिए—

$$\text{ग्रदर्श ऊर्जा} = m_f \times C$$

$$m_f = \text{mass of fuel (kg)}$$

$$C = \text{Calorific value of fuel (kJ or kcal)}$$

गीस हंजन के लिए-

$$\text{प्रदत्त ऊर्जा} = V \times C$$

V = volume at NTP (m^3/min)

C = Calorific value of fuel (kJ or kcal)

(a) घूर्षक शक्ति द्वारा शोषित ऊर्जा (Heat absorbed by I.P.)

$$\text{समतुल्य ऊर्जा/मिनट} = \text{I.P.} \times 60 \text{ (kJ)}$$

(b) शीतलक जल द्वारा शोषित ऊर्जा (Heat taken away by cooling water)

$$m_w \times C_w \times (t_2 - t_1)$$

जहाँ

m_w = प्रति मिनट शीतलक जल का द्रव्यमान

C_w = जल की विशिष्ट ऊर्जा

t_2 = अंतिम तापमान

t_1 = प्रारंभिक तापमान

(c) निकास गैसों द्वारा अवशोषित ऊर्जा (Heat taken away by Exhaust Gases)

$$= m_e \times C_{pg} (t_e - t_r)$$

जहाँ

m_e = निकास गैसों का द्रव्यमान (kg/min)

C_{pg} = माध्य विशिष्ट ऊर्जा स्थिर दाब

t_e = निकास गैसों का तापमान

t_r = कमरे का तापमान

Heat Balance Sheet

| S. No. | Item | KJ | Percent |
|--------|--------------------------------------|----|---------|
| 1. | Heat Supplied by Fuel | — | — |
| 2. | Heat absorbed in IP | — | — |
| 3. | Heat taken away by cooling water | — | — |
| 4. | Heat carried away by exhaust gas | — | — |
| | Heat Unaccounted for (by difference) | — | — |
| | Total | — | — |

⇒ Exhaust Gases का द्रव्यमान हम प्रदत्त ऊर्जा के द्रव्यमान तथा प्रदत्त वायु के द्रव्यमान को जोड़कर जा सकते हैं।

□ 10.23. प्रदूषण : सम्पर्क ज्वलन हंजन एवं संपीडन ज्वलन हंजन में
(Concept of Pollutants in SI & CI Engines)

अंतर्दृष्टि हंजन से प्रदूषण का मुख्य कारण इधन के दहन, दहन कक्ष में इधन के वाणन तथा अन्य वाणन कारणों से होता है। प्रमुख प्रदूषक निम्नलिखित हैं—

(i) कार्बन मोनो ऑक्साइड (Carbon Mono Oxide (CO))

(ii) हाइड्रोकार्बन (Hydrocarbon (HC))

- (iii) नाइट्रोजन के ऑक्साइड (Oxides of nitrogen (NO_x))
- (iv) सूट या पूल (Soot)
- (v) एल्डहाइड (Aldehydes)
- (vi) $\text{SO}_2, \text{H}_2\text{S}$ & Lead
- (vii) SPM (Suspended Particulate Matter)

■ स्पार्क ज्वलन इंजन द्वारा उत्सर्जित प्रदूषक (Emission from spark Ignition Engine)

पुष्ट: दो प्रकार में यानु प्रदूषक उत्सर्जित होते हैं—

पुष्ट: निकास द्वारा उत्सर्जित प्रदूषक (Emission of pollutants from exhaust)

(i) निकास द्वारा उत्सर्जित प्रदूषक (Emission of pollutants from Evaporation of gasoline)

(ii) गैसो के वाष्पन द्वारा उत्सर्जित प्रदूषक (Emission of pollutants from exhaust)—जब इंजन सिलिंण्डर में ईंधन का

होता है तो कार्बन डाई ऑक्साइड एवं जल के कणों का निर्माण इस reaction द्वारा होता है—



परन्तु इस तरह की reaction प्रायोगिक रूप में संभव नहीं है क्योंकि इंजन सिलिंण्डर में ईंधन का दहन सम्पूर्ण नहीं हो पाता है जिस कारण से कुछ बाई-प्रोडक्ट (By-product) बनते हैं, जिनमें प्रमुख हैं—

- कार्बन मोनो ऑक्साइड (Carbon Mono Oxide (CO))
- हाइड्रोकार्बन (Hydrocarbon) (HC)
- नाइट्रोजन के ऑक्साइड (NO_x)

(ii) गैसो के वाष्पन द्वारा उत्सर्जित प्रदूषक (Emission of pollutants from Evaporation of Gasoline)—इंजन सिलिंण्डर से गैसो का वाष्पन भी वातावरण को प्रदृष्टि करता है।

स्पार्क ज्वलन इंजन के प्रमुख अंग जहाँ से गैसो का वाष्पन होता है निम्नलिखित हैं—

- (i) ईंधन टंकी (Fuel Tank)
- (ii) कार्बुरेटर (Carburettor)
- (iii) क्रैक केस (Crank Case)

कुल हाइड्रोकार्बन उत्सर्जन का लगभग 15% से 25% भाग ईंधन टंकी का तथा कार्बुरेटर से उत्सर्जित होता है तथा 25%-35% हाइड्रोकार्बन का उत्सर्जन क्रैक केस द्वारा होता है।

■ संपीड़न ज्वलन इंजन द्वारा उत्सर्जित प्रदूषक (Emission from Compression Ignition Engine)

कुछ प्रमुख प्रदूषक निम्नलिखित हैं—

- (i) कार्बन मोनो ऑक्साइड (Carbon mono oxide)—डीजल इंजन में इसकी सान्द्रता (Concentration) निम्न होती है। CO का उत्सर्जन लगभग 2% होता है।
- (ii) हाइड्रोकार्बन (Hydrocarbon)
- (iii) नाइट्रोजन के ऑक्साइड (Oxides of Nitrogen)
- (iv) एल्डहाइड (Aldehydes)
- (v) शुआ एवं पूल कण (Smoke & Dust Particles)

■ अंतर्दृष्टि इंजन में प्रदूषण नियंत्रण (Pollution Control in IC Engine)

अंतर्दहन इंजन में प्रदूषण को नियंत्रित करने के लिए मुख्यतः दो विधियाँ उपयोग में लाई जाती हैं जो सिर्फ

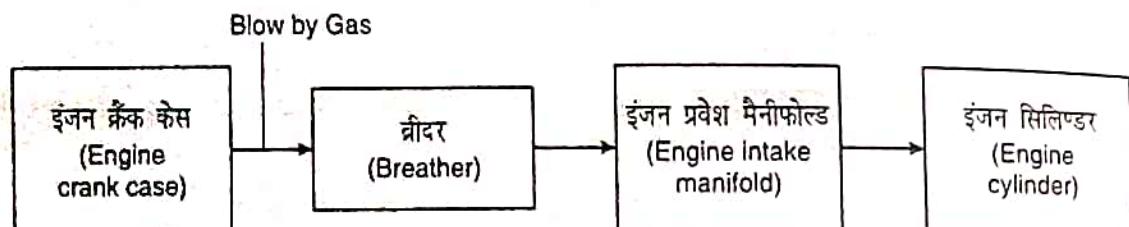
- (i) इंजन के डिजाइन में बदलाव (Change/Modification in engine design)
 - (ii) निकास गैसों का उपचार (Treatment of exhaust gases)

□ 10.24. प्रदूषण नियंत्रक उपकरण (Pollution Control Device)

कछु प्रमुख प्रदूषण नियंत्रक उपकरण निम्नलिखित हैं—

- (i) धनात्मक क्रैंक केस वेन्टीलेशन सिस्टम (Positive Crank Case Ventilation (PCV) System)
 - (ii) उत्प्रेरक परिवर्तक (Catalysis Convertor)
 - (iii) निकास गैस पुनः प्रवाह सिस्टम (Exhaust Gas Rercirculation (EGR) System)
 - (iv) ईंधन वाष्पन उत्सर्जन नियंत्रण सिस्टम (Fuel Evaporation Emission Control (FEEC) System)

(i) धनात्मक क्रैंक केस वेन्टीलेशन सिस्टम (Positive crank case ventilation (PCV) system)—धर्षण से उत्पन्न हुए टूट-फूट के कारण पिस्टन रिंग एवं सिलिंडर में गैप उत्पन्न होता है जिसके कारण हम दहन कक्ष से बिना जले हुए (unburnt) गैसों को ब्लो प्रक्रिया (Blow action) द्वारा बाहर निकाल लेते हैं। यह बिना जले हुए गैस हाइड्रोकार्बन (Hydrocarbon) होते हैं। इन हाइड्रोकार्बन को वातावरण को ब्रीदर (Breather) द्वारा निकाल कर गैसों को पुनः इंजन प्रवेश मैनोफोल्ड में भेज दिया जाता है।



चित्र 10.12

(ii) उत्प्रेरक परिवर्तक (Catalysis Convector)—इसका मुख्य उद्देश्य प्रदूषक का रासायनिक रूप से उपचार कर होता है। उत्प्रेरक प्रदूषक गैसों जैसे—CO को CO_2 में, HC को H_2O में, NO को N_2 और O_2 में परिवर्तित कर देता है।

उद्वेक को निम्न प्रकार से परिभाषित किया जाता है, “यह एक प्रकार का पदार्थ होता है जो रासायनिक परिवर्तन को बिना रासायनिक अधिक्रिया में भाग लिए बढ़ाता है या बढ़ावा देता है।”

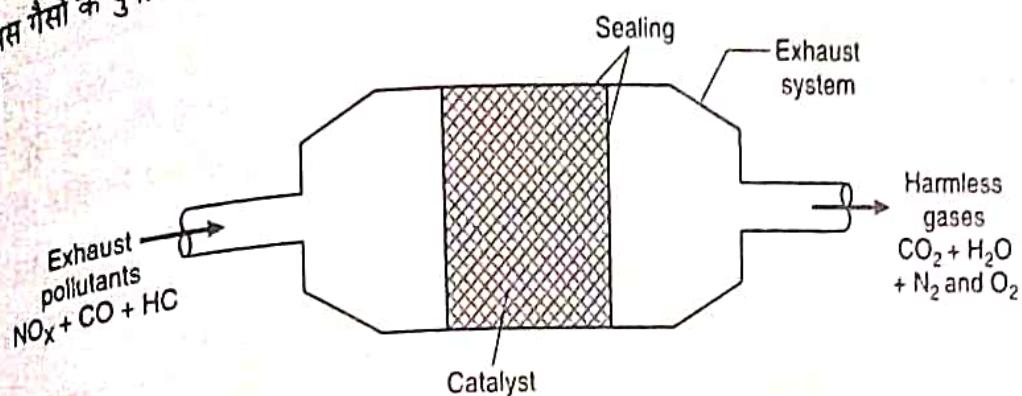
प्रमुख उत्प्रेरक पदार्थ निम्नलिखित हैं—प्लेटिनम् (Platinum), प्लाडियम् (Palladium), Rhodium, Iridium etc.

(iii) निकास गैस पुनः प्रवाह सिस्टम (Exhaust Gas Recirculation (EGR) system)—इसका उपयोग मुख्य नाइट्रोजन के ऑक्साइड को कम करने के लिए किया जाता है। नाइट्रोजन के ऑक्साइड का निर्माण दहन कक्ष में उच्च तापमान (लगभग 1100°C) पर N_2 एवं O_2 के जुड़ने के कारण होता है।

नाइट्रोजन के ऑक्साइड को कम करने या रोकने का सबसे उपयुक्त माध्यम यह है कि दहन कक्ष का आधिक तापमान (1100°C) से कम बनाए रखें।

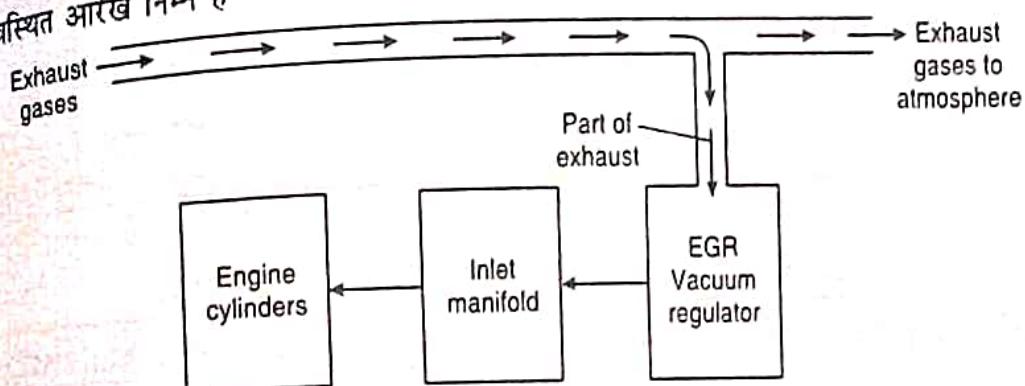
EGR System निकास गैसों को दहन कक्ष में प्रवेश मैनोफोल्ड की सहायता से पुनः प्रवाह करवाता है। इसका कक्ष का तापमान निम्न बना रहता है।

हाल हीजन
निकास गैसों के पुनः प्रवाह की मात्रा को नियंत्रित करने के लिए EGR निवार्त रेग्युलेटर (EGR Vacuum Regulator)



चित्र 10.13—Representation of catalytic converter

ब्यवस्थित आरेख निम्न है—

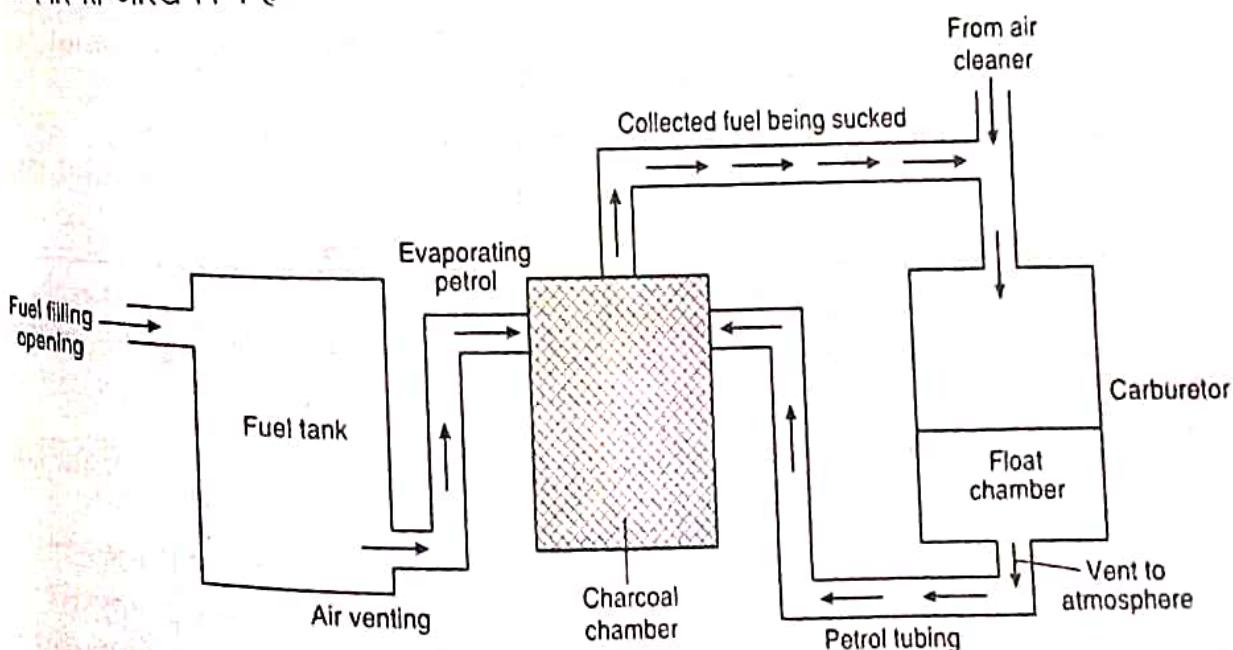


चित्र 10.14—Representation of catalytic converter

(iv) ईंधन वाष्पन उत्सर्जन नियंत्रण सिस्टम (Fuel evaporation emission control (FEEC) system)— पिछले मुद्दों में वर्णित है कि ईंधन का वाष्पन सामान्यतः ईंधन टंकी, कार्बुरेटर, क्रैक कैस आदि से होता है।

इसका रोकने के लिए ट्यूबों में सामान्यतः चारकोल (charcoal) भरा होता है जो वाष्पित ईंधन को शोषित कर लेता है। जब ईंधन चालू अवस्था में होता है तब अवशोषित ईंधन कार्बुरेटर की सहायता से वापस दहन कक्ष में भेजा जाता है।

ब्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 10.15—Schematic diagram fuel evaporative emission control (EVAP) system

■ 10.25. उत्सर्जन मानक (Emission Norms)

यह सरकार द्वाया निर्धारित मानक होगा है जिस पर इंजन चलते गाया अधिकतम CO, HC & NO_x का उत्पादन के अनुच्छेद के अनुसार ही अपने इंजन, इंजन पार्ट का नियन्त्रण करते हैं। Euro Norms—यूरोपीय देशों द्वाया यह मानक पेट्रोल एवं डीजल इंजन दोनों के लिए निर्धारित किया गया है। इसका निर्धारण 1922 में किया गया तथा पाँच मानक (EURO I to EURO V) 2008 तक बनाए गए।

Table I : EURO I

European Petrol Vehicles Emission Norms (EURO I)

| Regulation | Effective from | CO (gm/k Wh) | HC (gm/k Wh) | HC + NO _x (gm/k Wh) | NO _x (gm/k Wh) |
|------------|----------------|-----------------|-----------------|-----------------------------------|------------------------------|
| EURO I | 1-7-92 | 2.72 | — | 0.97 | — |
| EURO II | 1-10-1995 | 2.2 | — | 0.5 | — |
| EURO III | 1-1-2000 | 1.3 | 0.2 | — | — |
| EURO IV | 1-1-2005 | 1.0 | 0.1 | — | 0.15 |
| | | | | | 0.08 |

Table II : EURO II

European Diesel Engine Emission Norms (EURO II)

| Regulation | Effective from | CO (gm/k Wh) | HC (gm/k Wh) | NO _x (gm/k Wh) | PM (gm/KWh) |
|------------|----------------|--------------|--------------|---------------------------|-------------|
| EURO I | 1-7-92 | 4.5 | 1.1 | 8.0 | 0.36/0.61 |
| EURO II | 1-10-95 | 4.0 | 1.1 | 7.0 | 0.1 |
| EURO III | 1-1-2000 | 2.1 | 0.66 | 5.0 | 0.1 |
| EURO IV | 1-1-2005 | 1.5 | 0.46 | 3.5 | 0.02 |
| EURO V | 2008 | 1.5 | 0.46 | 2.0 | 0.02 |

■ भारतीय मानक [Indian (Bharat) Norms]

सुप्रीम कोर्ट के आदेशानुसार 1 June 1999 को EURO I को भारत में Motor Vehicles Regulation (MVR) के रूप में माना गया जिसे India 2000 (Bharat-I) के रूप में जानते हैं।

2002 में EURO II को Bharat II norms के रूप में माना गया है।

Table : III
Indian Gasoline Vehicle Emission Norms

| Effective From | CO (gm/km) | HC + NO _x (gm/km) | Evaporative Emission | Crankcase Emission |
|-----------------------------------|------------|---------------------------------|-------------------------|-----------------------|
| 01-4-91 (Based on Ref. mass) | 14.3-27.1 | 2.0-2.9 | No regulation | No regulation |
| 01-4-96 (Based on Engine c.c.) | 8.68-12.4 | 3.0-4.36 | 2.0 | Not allowed |
| 1998 | 4.34-6.20 | 1.5-2.18 | — | — |
| 01-4-2000 (Bharat I) | 2.72 | 0.97 | 2.0 | Not allowed |
| 2002 (Bharat II) | 2.2 | 0.5 | 2.0 | Not allowed |

Table IV
Indian Two Wheeler Emission Norms

| Effective From | CO (gm/km) | HC (gm/km) | HC + NO _x (gm/km) |
|---------------------------------|---------------|---------------|---------------------------------|
| 01-4-91 (Based on Ref. mass) | 12.0-30.0 | 8.0-12.0 | — |
| 01-4-96 | 4.5 | — | 3.6 |
| 01-4-00 | 2.0 | — | 2.0 |
| 01-4-05 | 1.5 | — | 1.5 |

Table V
Indian Three Wheeler Emission Norms

| Effective from | CO (gm/km) | HC (gm/km) | HC + NO _x (gm/km) | Idling CO (%) |
|----------------|---------------|---------------|---------------------------------|---------------|
| 01-3-90 | — | — | — | 4.5% |
| 01-4-91 | 12.0-30.0 | 8.0-12.0 | — | 4.5% |
| 01-4-96 | 6.75 | — | 5.4 | 4.5% |
| 01-4-00 | 4.0 | — | 2.0 | 4.5% |
| 01-4-05 | 2.25 | — | 2.0 | — |

Table : VI
Indian Diesel Engine Emission Norms

| Effective From | CO (gm/km) | HC (gm/km) | NO _x (gm/km) | PM (gm/km) |
|------------------|------------|------------|-------------------------|------------|
| 1992 | 14 | 3.5 | 18 | — |
| 1996 | 11.2 | 2.4 | 14.4 | — |
| 2000 (Bharat I) | 4.5 | 1.1 | 8.0 | 0.36/0.61 |
| 2002 (Bharat II) | 4.0 | 1.1 | 7.0 | 0.15 |

10.26. Alternating Fuels : LPG & CNG

आज विश्व ऊर्जा-संकट से जूझ रहा है। चूंकि पेट्रोलियम परम्परागत ऊर्जा स्रोत (Conventional Energy Source) अतः यह सीमित मात्रा में उपलब्ध है। अंतर्दहन इंजन में प्रयोग होने वाले पेट्रोलियम के रूप में पेट्रोल, डीजल प्रमुख हैं। अतः इन के इन स्रोतों से निर्भरता कम करने के लिए हम ईधन के अन्य स्रोतों का प्रयोग करते हैं।

अन्य स्रोत निम्नलिखित हैं—

- (i) द्रवीय पेट्रोलियम गैस (Liquified Petroleum Gas)
- (ii) संपीडित प्राकृतिक गैस (Compressed Natural Gas)

- (iii) बायो-गैस (Bio gas)
- (iv) प्रोड्यूसर गैस (Producer gas)
- (v) एल्कोहल (मेथेनॉल एवं एथेनॉल) [Alcohol (Methanol & Ethanol)]
- (vi) वनस्पति तेल (Vegetable oil)
- (vii) हाइड्रोजन गैस (Hydrogen oil)

□ 10.27. L.P.G. पेट्रोल इंजन के लिए

पेट्रोलियम की रिफाइनरी प्रक्रिया (Refining process) के दौरान विभिन्न प्रकार के हाइड्रोकार्बन जैसे—मोडेन, एथेन, प्रोपेन, ब्यूटेन उत्पन्न होते हैं। इन गैसों में से मीथेन को आसानी से द्रवीकृत (Liquified) किया जा सकता है।

LPG मुख्यतः निम्न संघटकों से मिलकर बना होता है—

- प्रोपेन (35-93%)
- प्रोपेलिन (62-2.8%)
- ब्यूटेन (2.1-2.9%)

इन्हें सिलिण्डर में दाब में धरा जाता है तथा इंजन में भेजने से पूर्व इसे वाष्पित्र द्वारा वाष्प में बदल लेते हैं।

LPG के लाभ (Merits of LPG)

- यह सस्ता ईधन होता है।
- पूर्व-ज्वलन की सम्भावना कम हो जाती है।
- क्रैंक-केस विक्षेप (Crank Case dilution) कम हो जाता है, जिससे ईधन की आयु बढ़ जाती है।
- यह कम मात्रा में उत्सर्जन करता है।
- वहु-सिलिण्डर इंजन में वायु एवं LPG के मिश्रण में कठिनाई कम हो जाती है।

LPG की हानियाँ (Disadvantages of LPG)

- (i) चूँकि इसकी वाष्पन की गुप्त ऊष्मा (Latent heat of vaporization) अधिक होती है। इसलिए आयतनिक दक्षता (Volumetric efficiency) कम होती है।
- (ii) इसको उच्च दाब (लगभग 18 bar) पर संचित करना पड़ता है।
- (iii) ब्लेंडिंग (Blending) की समस्या उत्पन्न होती है।
- (iv) LPG के लीकेज को आसानी से नहीं पकड़ा जा सकता है।

□ 10.28. संपीडित प्राकृतिक गैस (CNG, Compressed Natural Gas)

CNG में मुख्यतः मीथेन (लगभग 80-98%) पाया जाता है तथा साथ ही थोड़ी मात्रा में एथेन, ब्यूटेन, प्रोपेन आदि जाता है। यह हल्के गैसीय ईधन का रूप होता है। इसका घनत्व (Density) बहुत कम होता है इसलिए इसे उच्च संपीड़ित (लगभग 160-200 bar तक) करना पड़ता है।

यह स्वच्छ दहन ईधन होता है तथा इसे फ्लेम पतला उत्पन्न होता है जिससे इसे सुरक्षा की दृष्टि से अच्छा मान जाता है।

CNG का स्वतः ज्वलन तापमान (Self Ignition Temperature) उच्च होता है इसलिए उच्च ज्वलन ऊर्जा की अपेक्षकता होती है। यह कम प्रदूषण उत्सर्जित करता है। इसलिए इसे एक अच्छे वैकल्पिक ईंधन के रूप में इस्तेमाल किया जाता है।

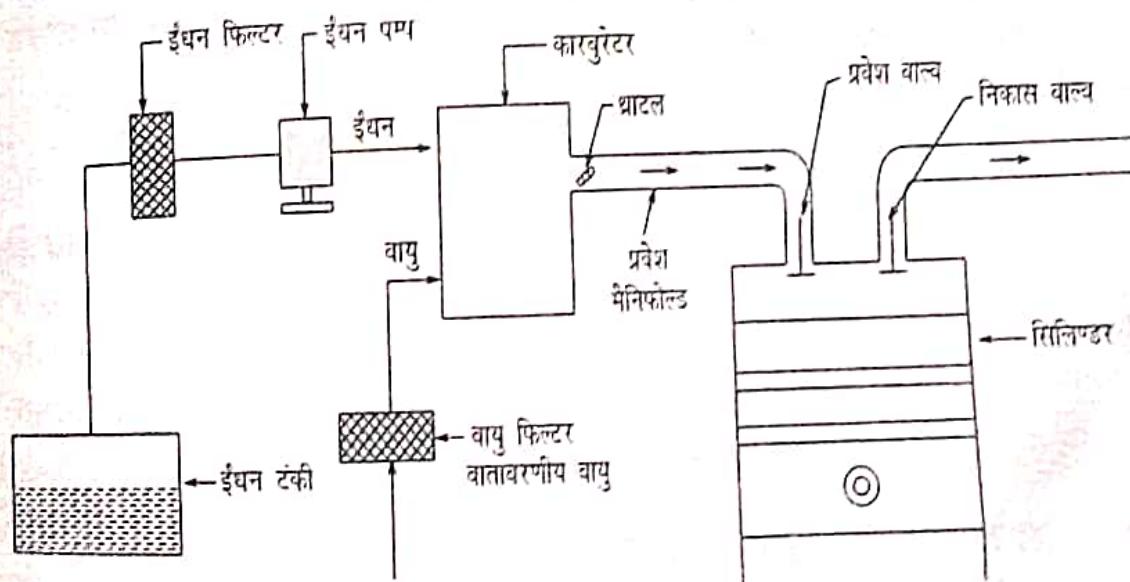
■ 10.29. अंतर्दहन इंजन का ईंधन तंत्र (Fuel Supply System for IC Engine)

पेट्रोल इंजन का ईंधन तंत्र डीजल इंजन के ईंधन तंत्र से अलग होता है क्योंकि पेट्रोल इंजन में चूपण स्ट्रोक के दौरान वायु तथा ईंधन का मिश्रण इंजन सिलेण्डर में प्रवेश करता है जबकि डीजल इंजन में चूपण स्ट्रोक के दौरान केवल वायु इंजन सिलेण्डर में प्रवेश करता है।

■ पेट्रोल इंजन में ईंधन तंत्र

सार्क ज्वलन इंजन या पेट्रोल इंजन बोलाटाइल ईंधन जैसे पेट्रोल प्रयोग करते हैं। पेट्रोल तथा वायु के मिश्रण को इंजन में प्रवेश करते हैं। वह प्रक्रिया जिसमें हम ईंधन को कणीकृत करके वायु के साथ मिश्रण तैयार करते हैं, कार्बुरीकरण (carburetion process) प्रक्रिया कहलाती है। प्रक्रिया के लिए प्रयुक्त उपकरण को कारब्युरेटर कहते हैं।

पेट्रोल इंजन में ईंधन के प्रवाह का आरेख निम्न है—



चित्र 10.16

कार्बुरीकरण को प्रभावित करने वाले कारक—

- (i) इंजन गति
- (ii) प्रवेश वायु का तापमान
- (iii) प्रवेश मेनिफोल्ड का डिजाइन

■ वायु एवं ईंधन मिश्रण

- 15 : 1 द्रव्यमान के अनुसार chemically correct mixture है।
- Rich mixture : 11 : 1
- Lean mixture : 20 : 1

□ 10.30. कारबुरेटर : क्रियाविधि एवं प्रकार (Carburetor : Working & Types)

हम जानते हैं कि पेट्रोल इंजन में ईंधन के रूप में पेट्रोल एवं वायु का इस्तेमाल किया जाता है। ईंधन को मिलाणा और प्रवेश एक नापी हुई अनुपात (Metered Quantity) में करानी होती है। ईंधन को सही मात्रा में मिश्रण इंजन सिलिण्डर में बनाया जाता है। मिश्रण को तैयार करने की प्रक्रिया को कार्बुरीकरण (Carburation) कहते हैं।

वह युक्ति जो उचित मात्रा में पेट्रोल लेकर उसे वाष्पीकृत (Vaporize) करके वायु की सही मात्रा के साथ मिलाकर उपयुक्त मिश्रण या चार्ज तैयार करता है, कारबुरेटर (Carburetor) कहलाता है।

Carburetor पेट्रोल इंजन का एक महत्वपूर्ण भाग है।

■ कारबुरेटर के गुण (Property of Carburetor)

एक अच्छे कारबुरेटर में निम्न गुण विद्यमान होने चाहिए—

- (i) पेट्रोल एवं वायु का मिश्रण तैयार करना।
- (ii) सही मात्रा में सही समय पर ईंधन को कर्णीकृत (Atomize) करके वाष्पीकृत (Vaporize) करना।
- (iii) इंजन की Running condition (जैसे—भार, गति) आदि के अनुसार पेट्रोल एवं वायु के अनुपात को बदलकर उचित मिश्रण तैयार करना।
- (iv) इंजन की Idling अवस्था के दौरान अधिक मात्रा में पेट्रोल प्रदान करना क्योंकि इंजन को इस अवस्था में rich mixture की आवश्यकता होती है।
- (v) ईंधन के अनुपात को स्वतः ठीक करना होता है।
- (vi) Idling condition के दौरान इंजन में Racing को नियंत्रित करना।
- (vii) विभिन्न परिस्थितियों (जैसे—मौसम, भार, ऊँचाई) में इंजन को सुगमता से चालू करने में कारबुरेट सक्षम होना चाहिए।
- (viii) रचना सरल एवं सुगठित (Simple and compact) होनी चाहिए।
- (ix) परिचालन मितव्ययो होना चाहिए।
- (x) रख-रखाव कम खर्चाला होना चाहिए।

□ 10.31. सरल कारबुरेटर : क्रियाविधि एवं रचना

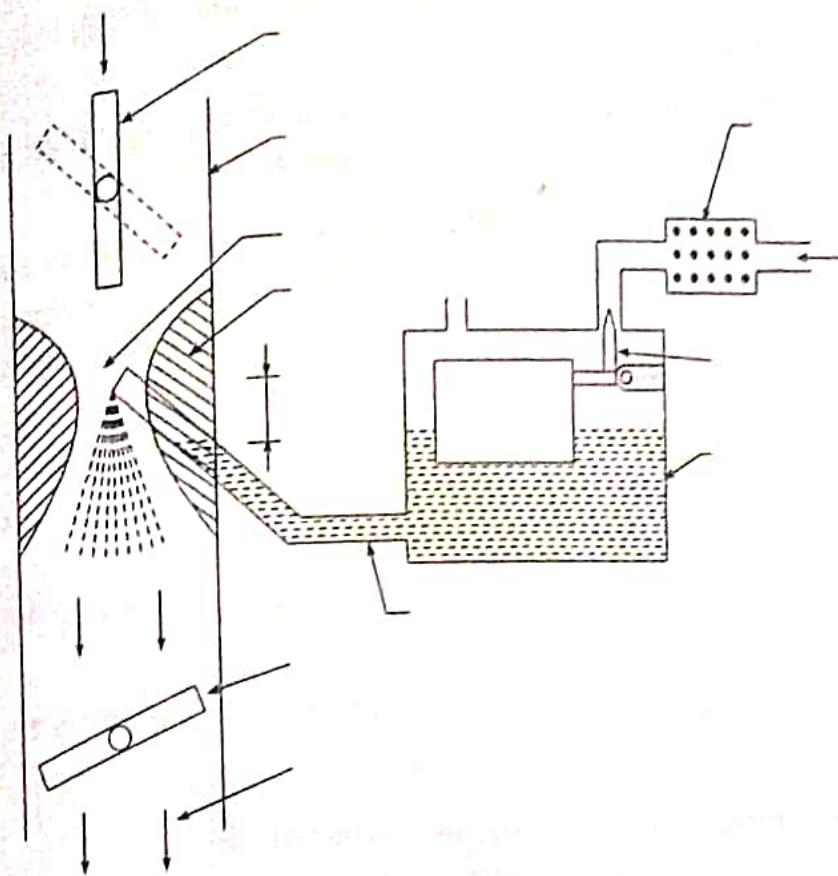
(Simple Carburetor : Working Principle and Construction)

सरल कारबुरेटर का सचित्र विवरण चित्र 10.20 में दिया गया है—

सरल कारबुरेटर वह होता है जिसमें carburetion प्रक्रिया सुचारू रूप से सम्पन्न हो सके। कारबुरेटर से इंजन को एक निश्चित गति सीमा (speed range) एवं इंजन पर एक निश्चित भार सीमा (load range) के लिए उपयुक्त मिश्रण प्रदान किया जा सकता है।

सरल कारबुरेटर के मुख्य भाग निम्नलिखित हैं—

1. आप्लव कक्ष (Float chamber)
2. स्ट्रेनर (Strainer)
3. फ्लोट य आप्लव (Float)
4. सुई वाल्व (Needle valve)



चित्र 10.17—Simple Carburetor

5. ईंधन-नॉजल (Fuel-Nozzle)

6. वेन्चूरी (Venturi)

7. थ्रॉटल वाल्व (Throttle valve)

8. छिद्र या सुराख (Vent)

1. आप्लव कक्ष (Float chamber)—यह एक छोटे भण्डारण (Reserve) के रूप में कार्य करता है जिसमें एक स्थानीय शीर्ष (Constant pressure head) पर नॉजल को ईंधन की आपूर्ति करता है।

Strainer, float and needle valve इसी के भाग होते हैं।

2. स्ट्रेनर (Strainer)—इसका मुख्य कार्य ईंधन में उपस्थित धूल एवं अन्य कणों को छानना होता है। यह सूक्ष्म तारों वा एक शंकुनुमा (Cone shaped) या बेलनाकार (Cylindrical) छनक युक्ति होती है।

चूंकि ईंधन को एक सूक्ष्म नॉजल छिद्र से गुजरना होता है, अतः उसमें किसी प्रकार के धूल कण (Dust) आदि होने से नॉजल के बदल हो-जाने की आशंका रहती है। अतः उसे दूर करने की आवश्यकता होती है।

3. आप्लव (Float)—इसका मुख्य कार्य ईंधन का स्तर, Float chamber में पूर्व निर्धारित पान तक बनाए रखना होता है।

यह एक धातु की पतली चादर का बना होता है तथा वजन में बहुत हल्का होता है। Float chamber में जब भी ईंधन फ्लाई नीचे गिरता है तो float भी नीचे चला जाता है, जिससे ईंधन के आगे का रास्ता खुल जाता है।

4. सुई वाल्व (Needle valve)—सुई वाल्व, float chamber में आने वाले ईंधन को नियंत्रित करता है। सुई वाल्व नॉजल की गति के अनुसार गति करता है।

5. ईंधन-नॉजल (Fuel-Nozzle)—इसका मुख्य कार्य ईंधन की गति को बढ़ाना होता है। ईंधन की गति यदि कारण उसका दाव कम होता है और ईंधन आसानी से वापिस (vaporize) हो जाता है।

6. वेन्चुरी (Venturi)—यह एक नली के आकार की संरचना होती है जो घटते अनुप्रस्थ काट वाली होती है। अनुप्रस्थ काट का क्षेत्रफल जहाँ पर व्यूनतम होता है उसे कंठ (throat) कहते हैं।

इसका मुख्य कार्य प्रवाहित हो रही वायु की गति बढ़ाकर उसका दाव कम करना होता है। Float chamber वातावरणीय दाव (Atmospheric Pressure) होता है जैसे कण्ठ पर दाव मध्यसे व्यूनतम होता है अतः Venturi throat दाव वातावरणीय दाव (Atmospheric pressure) से कम होता है जिसके कारण से Venturi में एक दावान्तर (Pressure difference) उत्पन्न होता है और ईंधन मरलता से float chamber से आकार नॉजल में विमर्जित (discharge) हो जाता है।

7. थ्रॉटल वाल्व (Throttle valve)—इसका प्रमुख कार्य—“पेट्रोल एवं वायु के मिश्रण को नियंत्रित करना होता है। हम जानते हैं कि पेट्रोल इंजन Quantity governed (मात्रा अधिनियंत्रित) होती है जिसका तात्पर्य है कि इंजन द्वारा उत्पन्न गति, सिलिण्डर द्वारा प्रदान किए गए ईंधन (पेट्रोल एवं वायु का मिश्रण) के समानुपाती होता है।

Throttle Valve, Venturi के बाद लगा होता है। यह कड़ियों (Links) की सहायता से त्वरक पैडल (accelerator pedal) से बुझा होता है। पैडल को दबाने पर यह खुल जाता है।

8. छिद्र या सुराख (Vent)—Float chamber में बना होता है जिससे chamber में वातावरणीय दाव (atmospheric pressure) बना रहता है।

■ सरल कारब्युरेटर की क्रियाविधि (Working of Simple Carburettor)

इंजन के चूपण स्ट्रोक (suction stroke) के दौरान सिलिण्डर में निवार्त (vacuum) उत्पन्न होता है जिसके कारण carburettor में भी निवार्त (vacuum) उत्पन्न होता है और वायुमण्डलीय वायु (atmospheric air) कारब्युरेटर (carburetor) के अन्दर प्रवेश करती है। Venturi throat से गुजरने के पश्चात float chamber और Venturi में एक दावान्तर उत्पन्न होता है जिससे ईंधन, पाइप या नली की सहायता से नॉजल में प्रवेश करता है और नॉजल में उपस्थित पेट्रोल का कुछ मात्रा नॉजल निकलकर वायु के साथ मिल जाती है। इस प्रकार वायु का मिश्रण, Throttle valve के रास्ते इंजन सिलिण्डर तक पहुंचता है। मिश्रण की मात्रा का नियंत्रण, Throttle Valve के खुलने एवं बन्द होने पर निर्भर करता है।

नॉजल-कण्ठ (Nozzle-throat) का दाव वायुमण्डलीय दाव से 40-50 mm पारा कम होता है।

Carburettor में चोक (Choke) एक महत्वपूर्ण अंग होता है।

चोक का इस्तेमाल आवश्यकतानुसार मिश्रण की गुणवत्ता एवं सान्द्रता प्राप्त करने के लिए किया जाता है।

उदाहरण— उण्ड के दिनों में पेट्रोल आसानी से वापिस (vapourize) नहीं हो पाता है जिससे कम सान्द्र मिश्रण (Lean mixture) तैयार होता है और इंजन चालू नहीं होता है।

ऐसी स्थिति में चोक की सहायता से float chamber में से अधिक पेट्रोल लेकर अपेक्षाकृत अधिक सान्द्र मिश्रण (rich mixture) तैयार किया जाता है, जो अधिक ज्वलनशील हो जाता है। इस प्रकार इंजन चालू हो जाता है।

■ 10.32. कारब्युरेटर के प्रकार (Types of Carburettor)

मिश्रण की दिशा के आधार पर कारब्युरेटर को निम्न तीन वर्गों में विभाजित किया गया है।

(i) ऊर्ध्व-प्रवाह कारब्युरेटर (Up-draught carburettor)

(ii) प्राकृतिक या श्रैतिज प्रवाह (Natural Draught or Horizontal flow carburettor)

(iii) अधो-प्रवाह कारब्युरेटर (Down-draught carburettor)

(i) ऊर्ध्व-प्रवाह कारब्युरेटर (Up-draught carburettor)—इसमें वायु की दिशा नीचे से ऊपर की ओर होती है।

अतः मिश्रण (पेट्रोल एवं वायु) की दिशा भी ऊपर की ओर होती है।

सामान्यतः यह औद्योगिक इंजन (Industrial engine) में प्रयोग किया जाता है।

(ii) प्राकृतिक या क्षेत्रिज प्रवाह कारबुरेटर (Natural Draught or Horizontal flow carburettor)—इसमें वायु की दिशा में प्रवेश कर सीधे निकल जाता है, इसलिए मिश्रण भी क्षेत्रिज दिशा में प्रवाहित होता है।

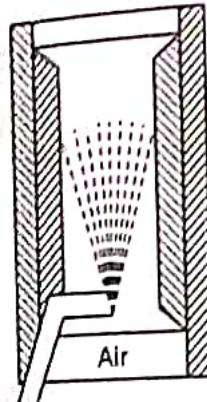
इस Carburettor में Intake Manifold सीधी लाइन में लगा होता है।

इस प्रकार के Carburettor वहाँ इस्तेमाल किए जाते हैं जहाँ वोनट के नीचे कम स्थान होता है। यह Carburettor इंजन के लिए प्रयोग किया जाता है।

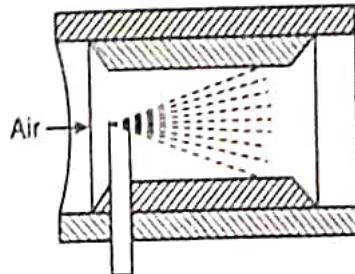
(iii) अधो-प्रवाह कारबुरेटर (Down-draught carburettor)—इसमें वायु की दिशा ऊपर से नीचे की ओर होती है, भूतः मिश्रण भी ऊपर से नीचे की ओर प्रवाहित होता है।

इस प्रकार के Carburettor में Intake manifold ऊपर की ओर लगाए जाते हैं।

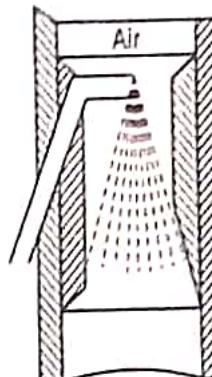
Carburettor उच्च गति इंजन के लिए प्रयोग किए जाते हैं। इस Carburettor के प्रयोग से इंजन की आयतनिक दक्षता (Volumetric Efficiency) भी बढ़ जाती है।



(i)
ऊर्ध्व-प्रवाह कारबुरेटर
(Updraught Carburettor)



(ii)
प्राकृतिक या क्षेत्रिज प्रवाह कारबुरेटर
(Horizontal Draught Carburettor)



(iii)
अधो-प्रवाह कारबुरेटर
(Down-draught Carburettor)

चित्र 10.18

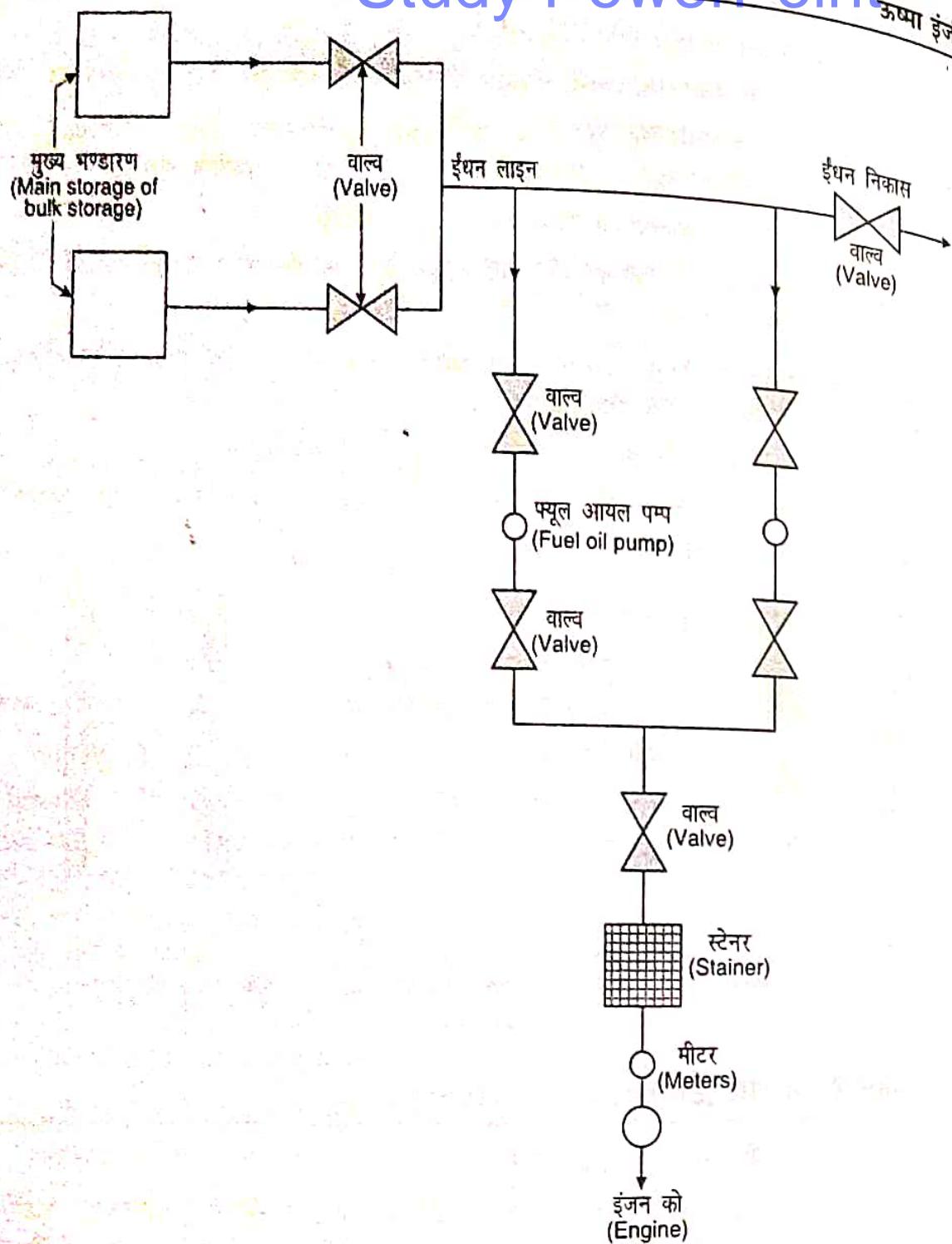
10.33. इंजन ईंधन तंत्र (Engine Fuel System)

इंजन ईंधन तंत्र का रेखीय आरेख चित्र 10.22 में है—

चित्र में शक्ति संयन्त्र के ईंधन तंत्र के मुख्य भण्डारण में ईंधन (डीजल) को टैंकरों की सहायता से ले आते हैं। मुख्य भण्डारण से वाल्वों की सहायता से डीजल को इंजन में प्रवेश कराते हैं। इंजन सिलेण्डर से पूर्व इसे एक छोटे टैंक में फिल्टर (स्टेनर) तथा पीटर की सहायता से प्रवेश कराते हैं। मुख्य भण्डारण से ईंधन पाइपों में डीजल लाने के लिए फ्यूल पम्प (Fuel Pump) का इस्तेमाल किया जाता है।

ईंधन तंत्र के सुचारू रूप में कार्य करने के लिए निम्न बातें विचारणीय होती हैं—

- पाइप लाइनों को सुचारू रूप से चलाने के लिए समय-समय पर सफाई होनी चाहिए।
- पाइपों का जोड़ मजबूत होना चाहिए।
- पाइपों के अंदर का दाब अनुपातिक होना चाहिए।
- फिल्टरों का प्रयोग उचित स्थान पर होना चाहिए।
- अणुद्धियों को स्टेनर (stainer) की सहायता से पुथक् करना चाहिए।



चित्र 10.19—इंजन ईंधन तंत्र

■ 10.34. डीजल इंजन में प्रयुक्त ईंधन तंत्र

सम्पोडन ज्बलन इंजन या डीजल इंजन में पिस्टन के चूषण स्ट्रोक के दौरान केवल वायु इंजन सिलेण्डर में प्रवेश करती है। इंजन में ईंधन अंतःक्षेपण तंत्र (Fuel injection system) की सहायता से ईंधन को कणीकृत करके इंजन सिलेण्डर में प्रवेश कराते हैं।

■ ईंधन अंतःक्षेपण की आवश्यकता

- यह ईंधन को कणीकृत कर वाधित करता है।
- यह ईंधन की मापी हुई मात्रा को इंजन सिलेण्डर में प्रवेश कराता है।
- यह ईंधन अंतःक्षेपण के सही समय को निर्धारित करता है।

अंतःक्षेपण इंजन

(iv) यह ईंधन को सूक्ष्मतल कणों में विभाजित करता है।

(v) दहन कक्ष में ईंधन के समान प्रवाह के लिए आवश्यक होता है।

(vi) इसकी सहायता से ईंधन मिश्रण त्वरित होता है।

■ अंतःक्षेपण निकाय का वर्गीकरण

अंतःक्षेपण को दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

(i) वायु अंतःक्षेपण निकाय (Air injection system)

(ii) वायुरहित या ठोस अंतःक्षेपण निकाय (Airless or solid injection system)

(i) **वायु अंतःक्षेपण निकाय (Air injection system)**—इस निकाय में ईंधन को दहन कक्ष में वायु के उच्च दब (लगभग 70 bar दब तक) की सहायता से प्रवाहित किया जाता है। इसमें समीडित वायु प्रवाहित करने के लिए समीडक का प्रयोग किया जाता है तथा ईंधन को ईंधन टंकी से इंजेक्टर तक ईंधन पम्प की सहायता से पहुँचाया जाता है।

(ii) **वायुरहित या ठोस अंतःक्षेपण निकाय (Airless or solid injection system)**—इस निकाय में ईंधन को विना समीडित वायु की सहायता से दहन कक्ष में प्रवेश कराया जाता है। इस कारण से इसे वायुरहित अंतःक्षेपण निकाय कहते हैं। इस निकाय में सर्वप्रथम वायु को सिलेण्डर में समीडित किया जाता है जिससे ईंधन के प्रवाह से यह ईंधन को तुरन्त वायित कर सके। ईंधन को उच्च अंतःक्षेपण दब पर (70 bar) प्रवाहित किया जाता है। इसमें ईंधन पम्प एवं एक नाजल लगा होता है।

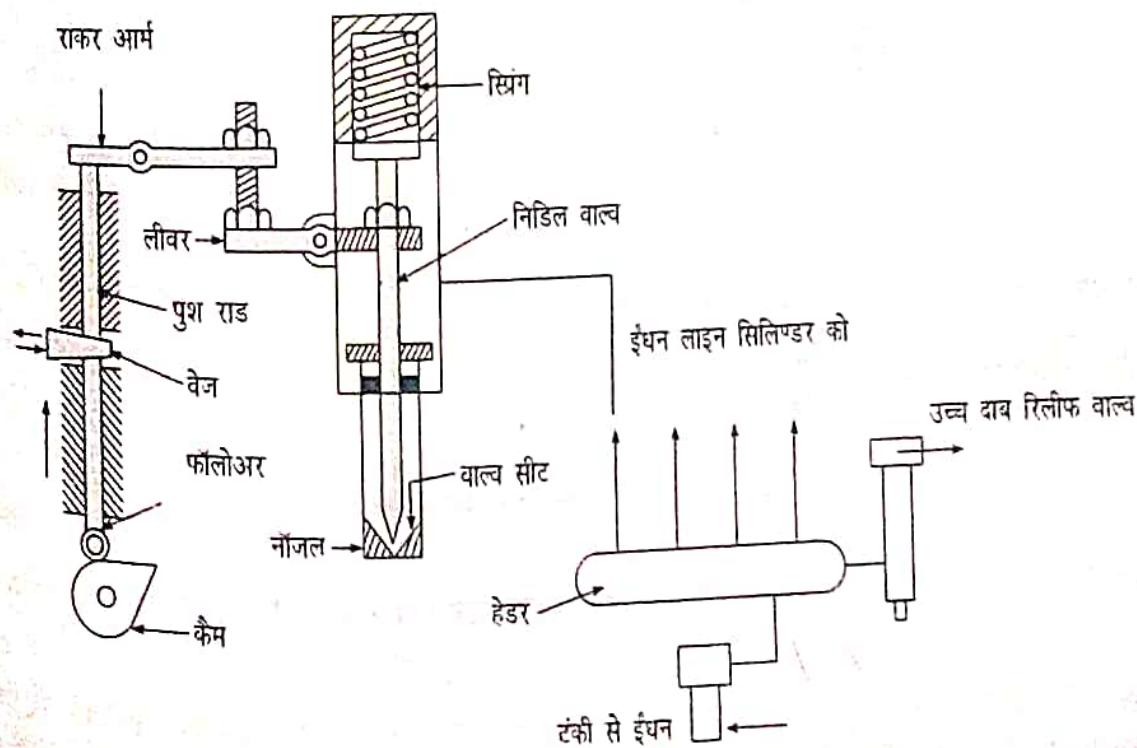
वायुरहित अंतःनिकाय के प्रकार—

(a) कामन रेल निकाय (Common rail system)

(b) एकल पम्प निकाय (Individual pump system)

(c) वितरक निकाय (Distributor system)

(i) **कामन रेल निकाय (Common rail system)**—इस निकाय में ईंधन को इंजेक्टर से यांत्रिक संतुलक वाल्व (mechanical control valve) की सहायता से प्रवाहित किया जाता है। ईंधन टंकी से ईंधन सर्वप्रथम एक कामन हेडर जिसे हम एक्युमीलेटर (Accumulator) कहते हैं में उच्च दब पम्प की सहायता से प्रवाहित किया जाता है। एक्युमीलेटर से ईंधन ट्यूब की सहायता से इंजन सिलेण्डर में प्रवेश करता है।

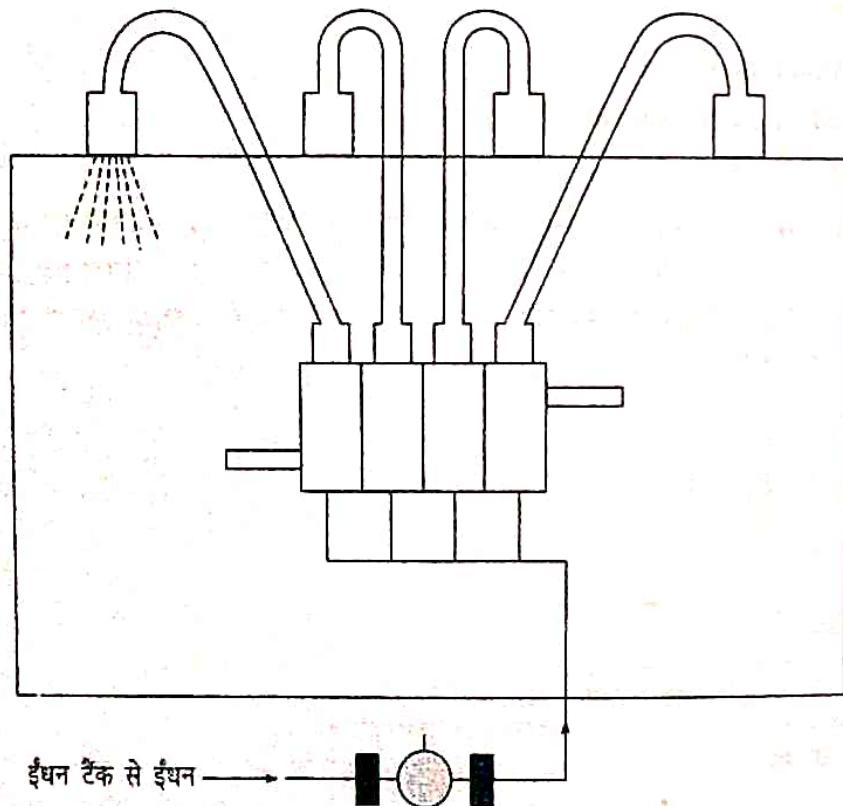


चित्र 10.20—Common Rail System

निकाय में दाब को नियत बनाए रखने के लिए स्प्रिंग भारित सुरक्षा वाल्व का प्रयोग किया जाता है। यह हेडर में अधिक ईंधन को टंकी में वापस भेजता है।

इंजन सिलेण्डर में ईंधन की फुहार नाजल की सहायता से की जाती है। नाजल के खुलने एवं बंद होने को निडिल वाल्व की सहायता से नियंत्रित किया जाता है। निडिल वाल्व की ऊपरी एवं निचली गति को कैम की गति द्वारा नियंत्रित किया जाता है। जब कैम अपनी निचली स्थिति (dwell position) में होता है तब स्प्रिंग निडिल वाल्व को नाजल के रास्ते में ला देता है जिससे ईंधन का प्रवेश सिलेण्डर में अवरुद्ध हो जाता है। जब कैम ऊपर की ओर गति करता है तब यह गति निडिल वाल्व को राकर आर्म एवं लीवर की सहायता से प्राप्त होता है जिससे वाल्व अपनी सीट से ऊपर उठ जाता है तथा बने स्थान से नाजल से ईंधन सिलेण्डर में प्रवेश करता है।

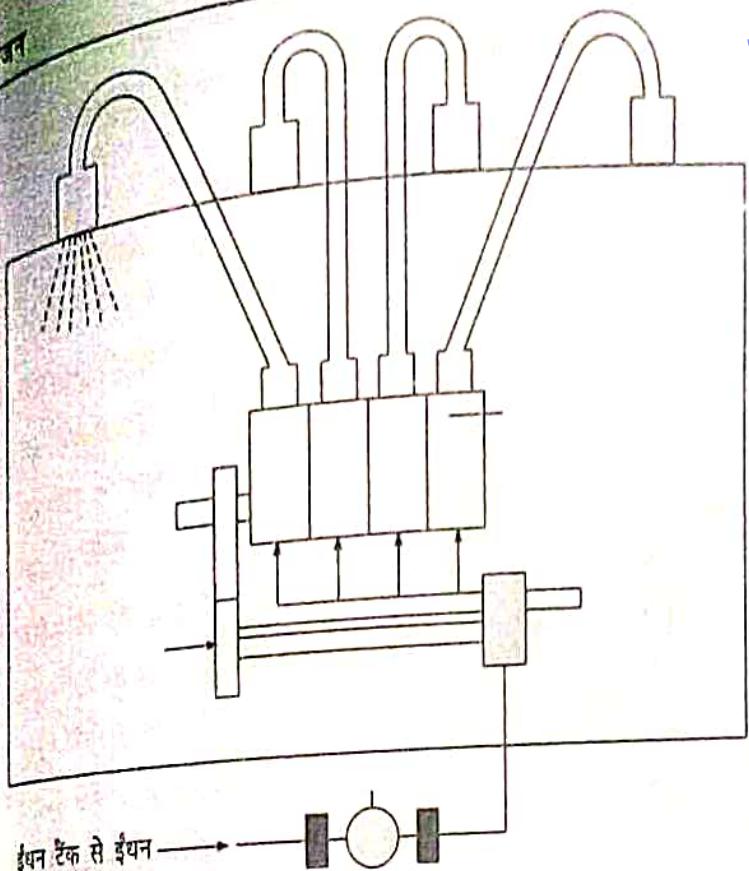
(ii) एकल पम्प निकाय—इस निकाय में ईंधन टंकी से ईंधन फिल्टर (f_1) की सहायता से निम्न दाब पम्प में प्रवाहित होता है। यह पम्प ईंधन का दाब 2.5 bar तक बढ़ाकर फिल्टर (f_2) से अलग पम्प (P_1, P_2, P_3, P_4) में प्रवाहित होता है। यह पम्प ईंधन के सम्पीड़न को नियंत्रित करता है। पम्प कैम शॉफ्ट से जुड़ा होता है जो ईंधन प्रवाह के समय को नियंत्रित करता है। L एक नियतांक उपकरण है जिसकी सहायता से भार के अनुसार ईंधन का प्रवाह होता है। ईंधन पम्प (P_1, P_2, P_3, P_4) से ईंधन सिलेण्डर में नाजल (N_1, N_2, N_3, N_4) की सहायता से क्रमशः प्रवाहित होता है। फिल्टर की सहायता से अशुद्धियों को छानकर बाहर निकाला जाता है।



चित्र 10.21—Individual Pump System

इस निकाय में प्रत्येक सिलेण्डर के लिए अलग-अलग पम्प का प्रयोग किया जाता है, इसलिए इसे एकल पम्प निकाय कहते हैं।

(iii) वितरक निकाय—इस निकाय में केवल एक पम्प का प्रयोग किया जाता है जिसकी सहायता से ईंधन को सम्पीड़ित एवं प्राप्ति कर प्रत्येक नॉजल में प्रवाहित किया जाता है। इसकी क्रियाविधि एकल पम्प निकाय के समान होती है।



चित्र 10.22—Distribution System

10.35. ईंधन अंतःक्षेपण पम्प (Fuel Injection Pump)

प्रमुख कार्य

- यह ईंधन को उचित मात्रा में मापित करता है।
- यह ईंधन को उच्च दाब पर ईंधन सिलेण्डर में प्रवेश कराता है।
- यह ईंधन को कणीकृत करके अंतःक्षेपित करता है।

प्रकार

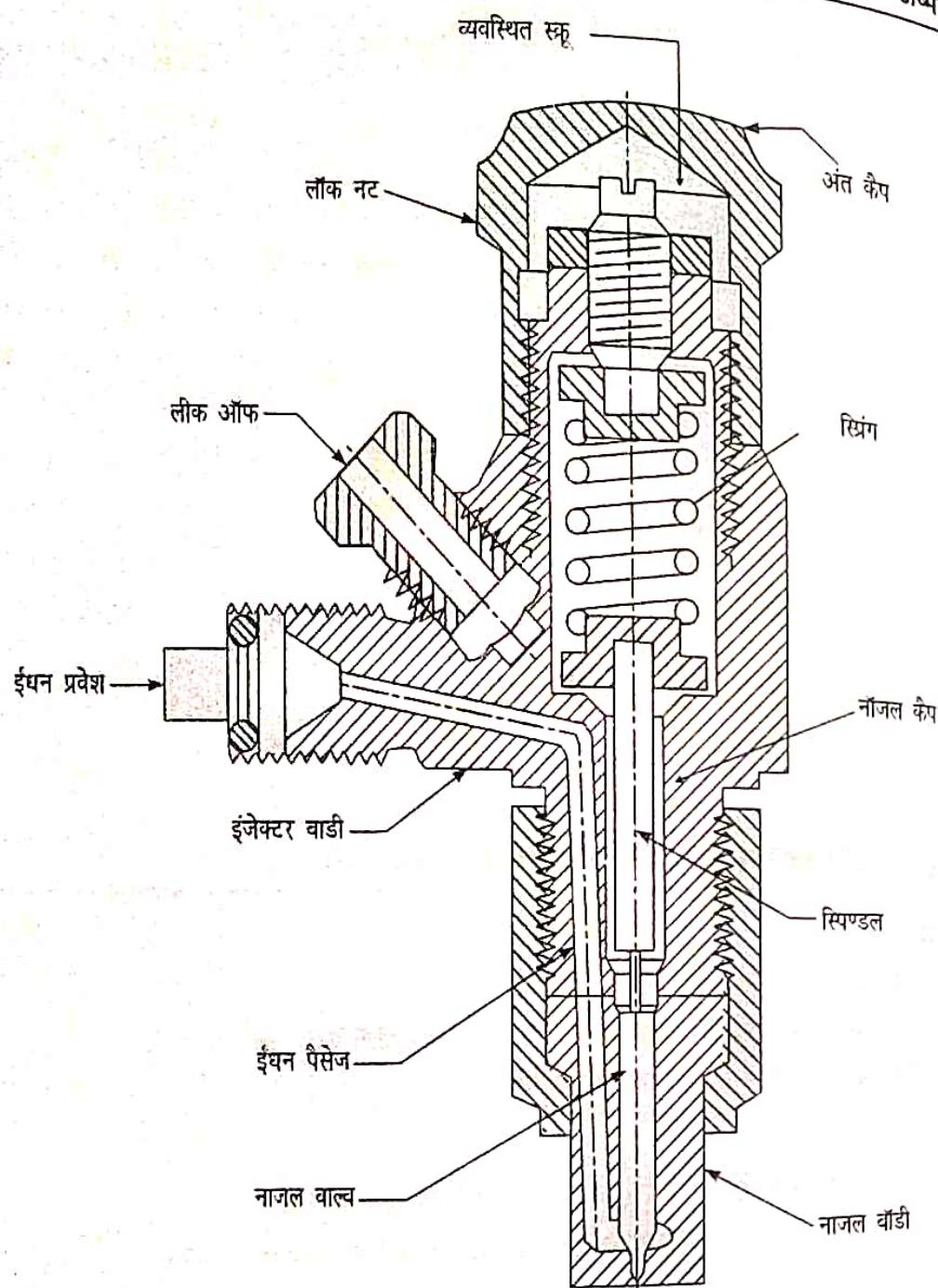
- जेट प्रकार ईंधन अंतःक्षेपण पम्प (Jet type fuel injection pump)
- वितरक प्रकार ईंधन अंतःक्षेपण पम्प (Distributor type fuel injection pump)

10.36. ईंधन अंतःक्षेपक (Fuel Injector)

इसका प्रमुख कार्य ईंधन को कणीकृत (Atomise) करके अत्यन्त छोटे कणों में दहन कक्ष में प्रवेश कराना होता है। अलावा शीघ्र तथा सम्पूर्ण दहन सुनिश्चित करना होता है। ईंधन को कणीकृत करने के लिए छोटी-सी मुखिका (Orifice) उच्च दाब पर गुजारा जाता है।

पुष्ट अवयव

1. एक सुई वाल्व (Needle valve)
2. संपीड़न कमानी (Compression spring)
3. नॉजल (Nozzle)
4. अंतः क्षेपक हाउसिंग (Injector housing or Body)



चित्र 10.23—इधन अंतःक्षेपक

■ क्रियाविधि सिद्धान्त (Working Principle)

फ्यूल इंजेक्टर (fuel injector) से उच्च दब पर आने वाले इधन को दाब चैम्बर (Pressure chamber) में प्रोत्त करते हैं। जब कमानी (spring) बल के विरुद्ध पर्याप्त दब डालती है तो नॉजल वाल्व ऊपर की ओर उठाता है तो डीजल सिलेंडर में सूक्ष्म फुहारित कणों के रूप में अंतःक्षेपित (inject) होता है।

प्रदाय पम्प (delivery pump) से आने वाला इधन के समाप्त होते ही स्प्रिंग का दब, नॉजल वाल्व को पुनः अपने सीट (seat) पर ले आता है।

स्प्रिंग का दबाव वाल्व पर समायोजक पेंच (Adjusting screw) को समायोजित कर निर्धारित किया जाता है।

10.37. स्पार्क ज्वलन इंजन में प्रयुक्त ज्वलन तंत्र

हम जानते हैं कि ज्वलन ईंधन में ईंधन का ज्वलन स्पार्क प्लग से उत्पन्न चिंगारी के कारण होता है। स्पार्क ज्वलन इंजन में ज्वलन तंत्र का मुख्य उद्देश्य स्पार्क प्लग को आवश्यक न्यूनतम ऊर्जा प्रदान करना होता है जिससे दहन कक्ष में फ्लेम बनार्ण हो सके, सभी कार्यकारी परिस्थितियों में।

ज्वलन तंत्र के लिए आवश्यक अवयव

- विद्युत ऊर्जा स्रोत
- स्पार्क प्लग इलेक्ट्रोड जिसकी क्षमता उच्च वोल्टेज उत्पन्न करने की हो।
- वितरक

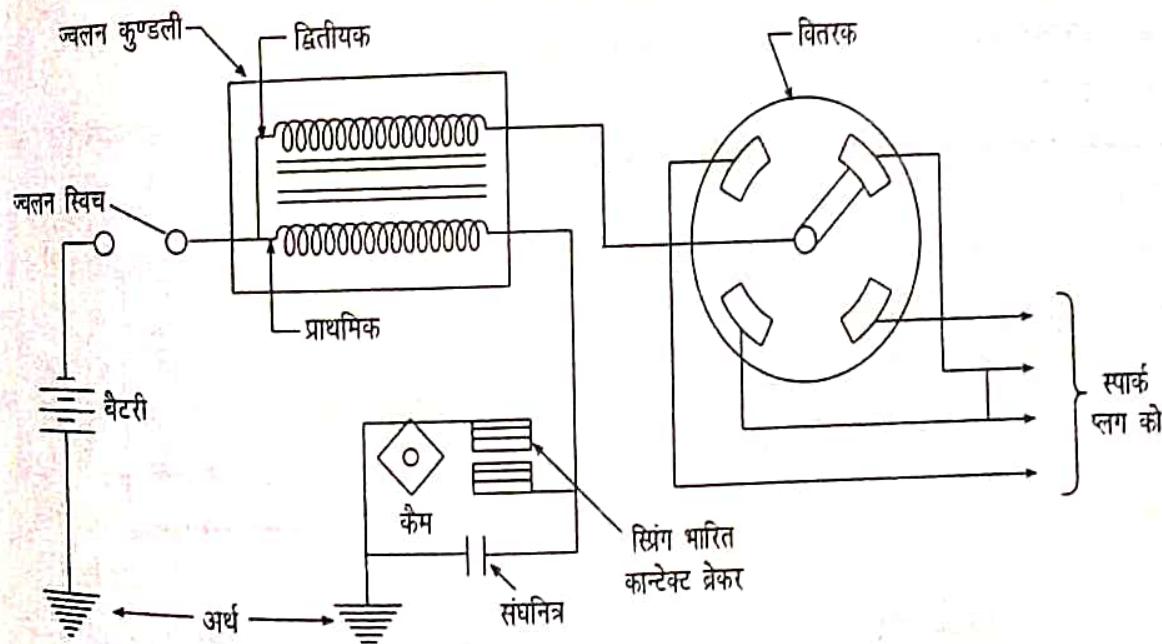
ज्वलन तंत्र के प्रकार

(i) बैट्री कुण्डली ज्वलन तंत्र (Battery coil ignition system)

(ii) पैमेनेटो ज्वलन तंत्र (Magneto ignition system)

(iii) इलेक्ट्रोनिक ज्वलन तंत्र (Electronic ignition system)

(i) बैट्री कुण्डली ज्वलन तंत्र (Battery coil ignition system)—व्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 10.24—ईंधन अंतःक्षेपक

तंत्र के मुख्य अवयव निम्नलिखित हैं—

- (i) बैट्री
- (ii) ज्वलन कुण्डली ब्लास्टर प्रतिरोध के साथ
- (iii) ज्वलन स्विच
- (iv) कान्टेक्ट ब्रेकर
- (v) संघनित्र
- (vi) वितरक
- (vii) स्पार्क प्लग

■ क्रियाविधि

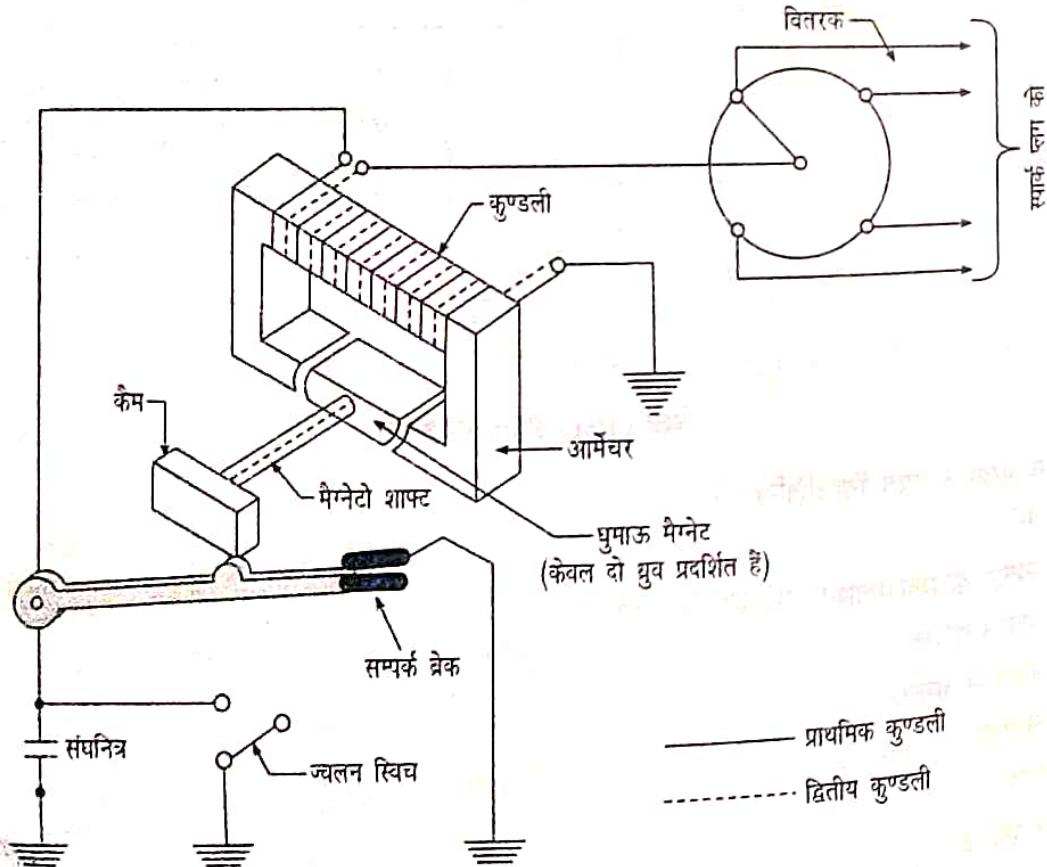
बैट्री को इंजन से जोड़ने के लिए ज्वलन स्विच (ignition switch) का प्रयोग किया जाता है जिसकी सहायता से हम इंजन को आवश्यकतानुसार चालू एवं बंद कर सकते हैं। जब ज्वलन स्विच ऑन होता है तब कान्टेक्ट ब्रेकर बंद हो जाता है जिस कारण से वैट्री से विद्युत ज्वलन कुण्डली के प्राथमिक कुण्डली में प्रवाहित होता है तथा वापस भूमिगत हो जाता है। इस कारण से प्राथमिक कुण्डली में एक चुम्बकीय क्षेत्र उत्पन्न होता है जिस कारण से emf उत्पन्न होता है। जब इंजन को स्पार्क के प्राथमिक सर्किट को खोल देता है जिससे चुम्बकीय क्षेत्र प्राथमिक कुण्डली में मिल जाती है। परिणामी विद्युत उसी दिशा में प्रवाह करता है, जिस दिशा में वैट्री की विद्युत धारा संघनित में डिस्चार्ज होती है। यह त्वरित परिवर्तन प्राथमिक वाइंडिंग में (चुम्बकीय सहायता से स्पार्क प्लग जुड़ जाता है तो उत्पन्न वोल्टेज स्पार्क प्लग से स्पार्क उत्पन्न करता है। यह उत्पन्न वोल्टेज 8kV से 20kV का होता है।

(ii) **मैग्नेटो ज्वलन तंत्र (Magneto Ignition system)**—इस तंत्र में मैग्नेटो वैट्री कुण्डली तंत्र के सभी अवयवों को हटा देता है केवल स्पार्क प्लग छोड़कर। मैग्नेटो एक विद्युत जनित्र होता है जो इंजन की सहायता से चलता है।

तंत्र के प्रमुख अवयव निम्नलिखित हैं—

- एक विद्युत जनित्र जिसमें स्थायी चुम्बकीय क्षेत्र तथा घुमाऊ आर्मेचर जिससे AC विद्युत उत्पन्न होती है।
- एक इन्डक्शन कुण्डली जिसमें आर्मेचर के चारों ओर प्राथमिक एवं द्वितीयक वाइंडिंग लगी हो।
- कान्टेक्ट ब्रेकर
- वितरक

उच्च तनाव विद्युत स्पार्क प्लग को वितरित करने के लिए तंत्र का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



क्रियाविधि

इस निकाय में चुम्बक के घुमाव के कारण चुम्बकीय फ्लक्स में निरन्तर परिवर्तन होता रहता है। चुम्बकीय फ्लक्स के अनुगमन से अधिकतम ऋणात्मक तक बदलती है तथा पुनः वापस हो जाती है। इस निरन्तर बदलाव के कारण एक वाइन्डिंग में विद्युत होती है। जब प्राथमिक वाइन्डिंग में विद्युत पीक (Peak) मान पर होती है तो सर्पर्क ब्रेकर बिन्दु के कारण जो मैग्नेटो शॉफ्ट पर होता है (खुल जाता है तथा यह सर्किट अब बैट्री ज्वलन तंत्र निकाय की तरह कार्य करने लगता है)।

प्रकार

- घुमाऊ मैग्नेटो प्रकार
- घुमाऊ आर्मेंचर मैग्नेटो प्रकार
- प्रवीय मैग्नेटो प्रकार

(iii) इलेक्ट्रोनिक ज्वलन तंत्र (Electronic ignition system)—ब्रेकर बिन्दु के त्वरित अनुरक्षण, शक्ति में हास, चालू करने में समस्या को दूर करने के लिए आधुनिक इंजनों में ठोस अवस्था उपकरणों का प्रयोग किया जा रहा है। इसे इलेक्ट्रोनिक ज्वलन तंत्र कहते हैं।

यह दो प्रकार का होता है—

- (a) TAC System (Transistorised Assisted Contact System)
- (b) CDI System (Capacitor Discharge Ignition System)

10.38. शीतलन प्रक्रम (Cooling Process)

हम जानते हैं कि अंतर्दहन इंजनों में ईंधन का दहन इंजन सिलिण्डर के अन्दर होता है। ईंधन के दहन के फलस्वरूप ऊर्जाके रूप में ऊष्मा उत्पन्न होती है जिससे हमें यांत्रिक कार्य प्राप्त होती है। व्यावहारिक रूप से कुल उत्पन्न ऊष्मीय ऊर्जा का ३५% भाग ही (25-40%) यांत्रिक कार्य में परिवर्तित हो पाता है। बची हुई ऊष्मा में से कुछ भाग निकास गैसों (exhaust gases) के रूप में वायुमण्डल में निकाल दी जाती है। यह ऊष्मा लगभग कुल ऊष्मा का 30-35% भाग होता है। कुल लगभग 70-75% ऊष्मा प्रयोग की जाती है। बची हुई ऊष्मा अंतर्दहन इंजन से अंतरित (transfer) हो जाती है।

ऊष्मा के इस अंतरण से अंतर्दहन इंजनों पर होने वाले प्रभाव निम्नलिखित हैं—

- (i) पिस्टन के अधिक गर्म होने से इसका प्रसारण होने लगता है जिससे पिस्टन एवं इंजन सीज होने की संभावना बढ़ जाती है।
- (ii) ऊष्मा के अंतरण से इंजन के पुर्जों (Parts) की सामर्थ्य (Strength) भी कम होने लगती है।
- (iii) इंजन में ऊष्मा के अंतरण के कारण तापीय प्रतिवल (Thermal Stress) उत्पन्न होता है, जिसके कारण इंजन के पुर्जों (parts) में विकृति (strain) उत्पन्न होती है।
- (iv) पूर्व ज्वलन एवं अधिविस्फोटन (Preignition and Detonation) की सम्भावनाएँ बढ़ जाती हैं।
- (v) ऊपरी तापन (Overheating) के कारण आयतनिक दक्षता (Volumetric efficiency) भी कम हो जाती है।

उपरोक्त वर्णित दुष्प्रभावों से अंतर्दहन इंजन को बचाने के लिए हमें ऊष्मा का अंतर्दहन इंजन से बाहर निकालना आवश्यक होता है।

“अतः एक ऐसा प्रक्रम जो अंतर्दहन इंजन में उपजे ऊष्मा को ठंडा कर सके, शीतलन प्रक्रम (cooling process) कहलाता है।”

परंतु अंतर्दहन इंजनों में प्रयोग किए जाने वाला शीतलन प्रक्रम इस प्रकार होना चाहिए कि उससे इंजन सिलिण्डर से वांछित परिवर्तन एवं शीघ्रता से निष्कासन की क्षमता हो।

इंजन शीतलन विधि भूमिका दो प्रकार की होती है—

- (i) वायु शीतलन (Air Cooling)
- (ii) जल शीतलन (Water Cooling)

1. वायु शीतलन (Air Cooling)—इसे हम प्रत्यक्ष शीतलन प्रक्रम (Direct cooling process) भी कहते हैं। शीतलन के इस प्रक्रम में ऊपर का अंतरण वायु तथा इंजन पुर्जी (engine parts) के प्रत्यक्ष सम्पर्क में आने से होता है। के इस प्रक्रम में वायु को अंतर्दृढ़ इंजन के विभिन्न पुर्जी जैसे—सिलिंडर, सिलिंडर हैड आदि पर पुष्ट होता है। वायु प्रवाहित किया जाता है—

(a) प्राकृतिक विधि (Natural Method)

(b) कृत्रिम विधि (Artificial Method)

प्राकृतिक विधि में वायु को सीधे वायुमण्डल से इंजन पुर्जी पर प्रवाहित करते हैं।

कृत्रिम विधि में वायु को कृत्रिम उपकरणों जैसे—पंखे, Exhauster आदि का प्रयोग करके ऊपर का अंतरण करते हैं।

ऊपर का अंतरण की दर में वृद्धि के लिए हम सामान्यतः इंजन पुर्जी पर निम्न उपकरणों का इस्तेमाल करते हैं—

- फिन्स (Fins)

- बफेल (Baffles)

वायु शीतलन प्रक्रम सामान्यतः छोटे इंजन जैसे—स्कूटर, मोटर साइकिल के लिए प्रयोग करते हैं।

■ वायु शीतलन के लाभ (Advantages of air Cooling)

- (i) इंजन का डिजाइन सरल होता है।
- (ii) जल जैकेट (Water jacket) की आवश्यकता नहीं होती है।
- (iii) क्लोन्ट के सीकेज की समस्या नहीं होती है।
- (iv) वायु शीतलन इंजन अपेक्षाकृत हल्के होते हैं, भार प्रति ब्रेक अपव शक्ति (Horse power) पावर के साथ।
- (v) वायु शीतलन इंजन को समायोजित (Assembled) करना आसान नहीं होता है।
- (vi) अन्य उपकरण जैसे—शीतलन पाइप, रेडियेटर की आवश्यकता नहीं होती है।
- (vii) वायु शीतलन निकाय (Air cooled system) सस्ता होता है।

■ वायु शीतलन की हानियाँ (Disadvantages of air Cooling)

- (i) शीतलन असमान (Non-uniform) होता है।
- (ii) इंजन में आवाज ज्यादा उत्पन्न (Noisy) होती है।
- (iii) रख-रखाव आसान नहीं होता है।
- (iv) वायु शीतलन का प्रभाव (Effect of output) अपेक्षाकृत कम होता है।

2. जल शीतलन (Water Cooling)—इस शीतलन निकाय में इंजन के अन्दर एक जल जैकेट (water jacket) होता है। यह जल जैकेट ऊपर विनियमित (heat exchanger) से या तो रेडियेटर (radiator) से जुड़ा होता है।

रेडियेटर से जल, जल जैकेट में प्रवेश करता है तथा यह इंजन के विभिन्न पुर्जी से होते हुए वापस रेडियेटर में प्रवाहित होता है। जिसके कारण इंजन सिलिंडर में उपर्युक्त ऊपर को अंतरित हो जाती है। रेडियेटर में गर्म जल की ऊपरी वातावरणीय वायु द्वारा निष्कासित कर ली जाती है। रेडियेटर में बचे ठण्डे जल को पुनः जल जैकेट में भेज दिया जाता है।

जल की वितानहर, सिलिंडर हेल्प में भेजने के लिए विभिन्न वितानों प्रयोग की जाती है। प्रमुख वितानों विवरिति

(a) थर्मो-साइफन शीतलन विकाय (Thermo-syphon cooling system)

(b) पम्प या प्रोटोटिप शीतलन विकाय (Forced or pumped cooling system)

(c) थर्मोस्टेटिक रेग्लेटर शीतलन विकाय (Cooling with thermostatic regulator)

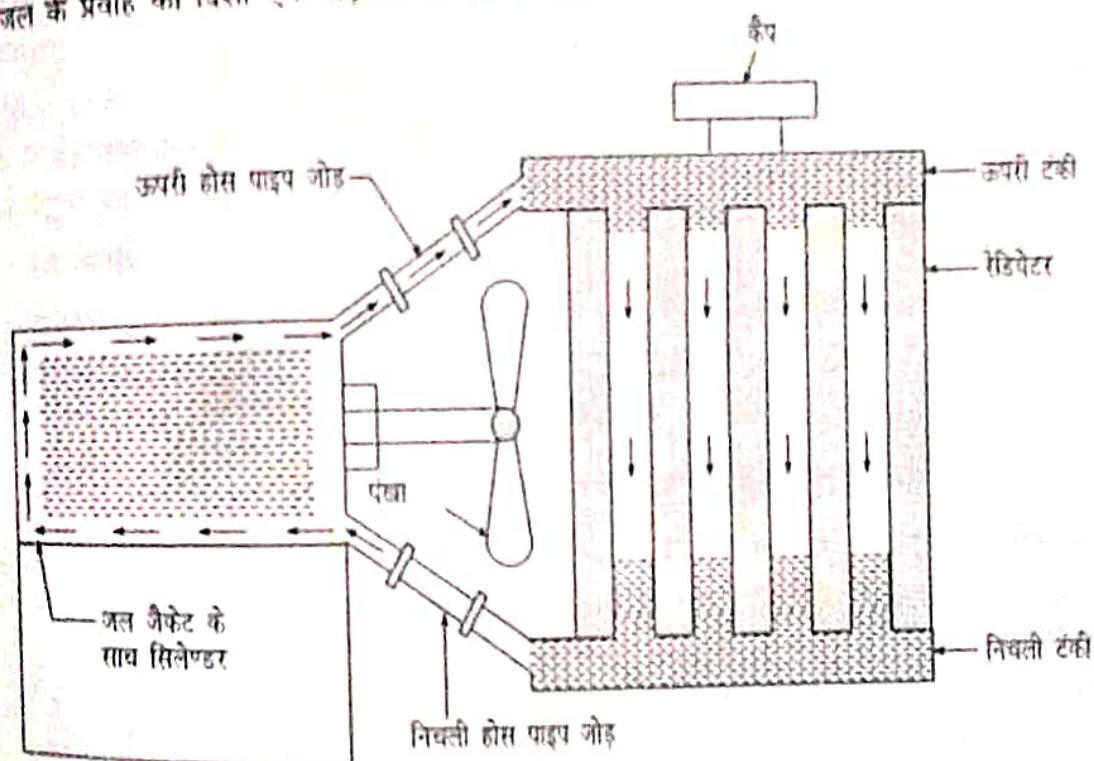
(d) आवयुक्त शीतलन विकाय (Pressurized water cooling system)

(e) वापियन शीतलन विकाय (Evaporative cooling system)

(f) थर्मो-साइफन शीतलन विकाय (Thermo-syphon cooling system)—हम जानते हैं कि जल धारी गर्म होता

हो ते हमें बाहर निकालना आसान होता है। यह विकाय इसी मिदान पर आधारित है। इस विकाय में रेडियेटर का क्षणी हिस्सा जल जैकेट के क्षणी हिस्से में पाइप द्वारा जोड़ा जाता है तथा रेडियेटर का निचला हिस्सा, जल जैकेट के निचले हिस्से से जोड़ा जाता है।

जल के प्रवाह की दिशा एवं जोड़ो आरेख द्वारा दिखाई गई है—



चित्र 10.26—Thermo-Syphon Cooling

लाभ

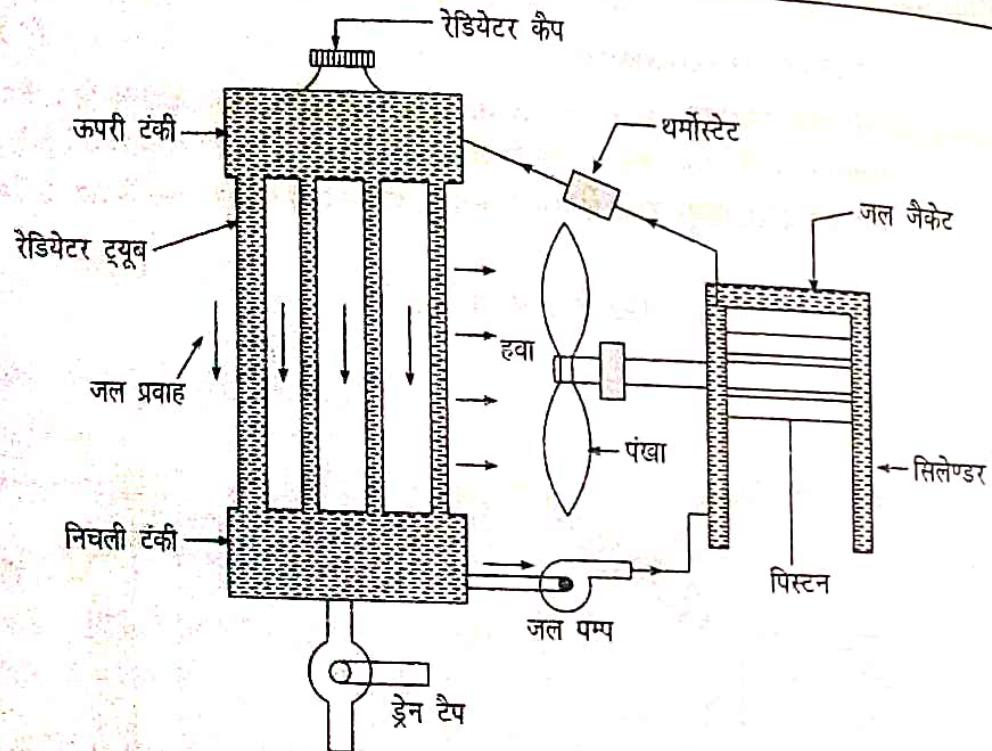
- विकाय सरल एवं ऑटोमैटिक होता है।
- जल पम्प की आवश्यकता नहीं होती है।

दणि

- यह विकाय तापमान पर निर्भर करता है, न कि इंजन की गति पर। इसलिए ऊप्पा अंतरण की दर कम एवं धीमी होती है।

(b) प्रणोदित या पम्प शीतलन निकाय (Forced or pumped cooling system)—इस निकाय में जल के प्रवाह के लिए (जल जैकेट से रेडियेटर तथा रेडियेटर से जल जैकेट) पम्प का इस्तेमाल करते हैं। पम्प को बेल्ट की सहायता से चलाया जाता है। बेल्ट इंजन द्वारा संचालित होता है।

नोट— चौके इस निकाय में ऊपरा अंतरण की दर तापान्तर (गर्म एवं ठण्डे जल के तापमान में अन्तर) पर निर्भर नहीं करता है, इसलिए कभी-कभी अधिक शीतलन (Over cooling) की समस्या उत्पन्न हो जाती है जिससे इंजन की तापीय दक्षता (thermal efficiency) कम हो जाती है।



चित्र 10.27—Thermo-Syphon system with pump and thermostat

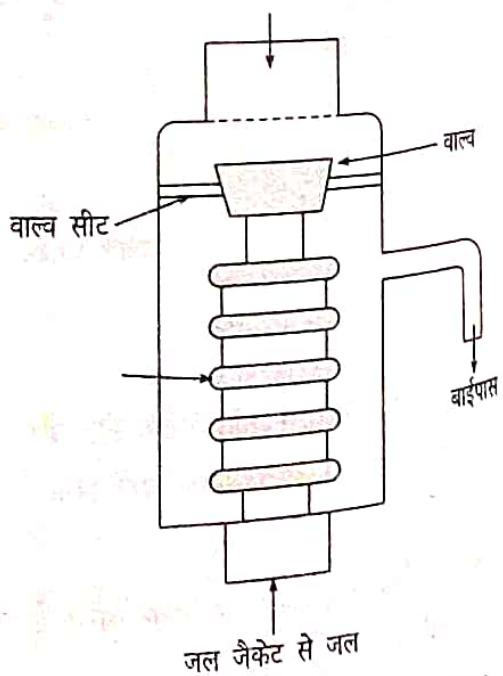
(c) थर्मोस्टैट रेग्युलेटर शीतलन निकाय (Thermo-static Cooling system)—पम्प शीतलन निकाय में, पम्प का नियंत्रण इंजन के खुलने व बन्द होने पर निर्भर करता है। इस समस्या को दूर करने के लिए थर्मोस्टैट का प्रयोग किया जाता है। Thermostat को रेडियेटर एवं जल जैकेट के बीच पाइपों में जोड़ दिया जाता है।

थर्मोस्टैट में कॉपर या ताँबे का बना Bellows होता है जो दोनों सिरों पर सील होता है।

Bellows में निम्न उबालक बिन्दु वाला वोलेटाइल द्रव जैसे ईथर अर्धरूप में भरा होता है।

इस शीतलन निकाय में ठण्डा जल रेडियेटर के निचले हिस्से से पम्प द्वारा जल जैकेट में प्रवेश कराया जाता है, जहाँ से यह सिलिण्डर के अन्दर जाता है। सिलिण्डर की ऊपरा जल को अंतरित हो जाता है। सिलिण्डर से गर्म जल रेडियेटर के ऊपरी टैंक में प्रवेश करता है, जैसा कि चित्र 10.28 में दिखाया गया है।

रेडियेटर टैंक को जल



चित्र 10.28—Thermostate-regulator

यह गर्म जल थर्मोस्टेट (Thermostat) से होते हुए प्रवाहित होता है। Thermostat जल का तापमान का नियंत्रित करता है। गर्म जल गुरुत्व के कारण रेडियेटर में पिरने लगता है जहाँ से इसकी ऊपरा को पंखों द्वारा बाहर छोड़कर वायुमण्डल में निकाल दिया जाता है। यह पंखे इंजन द्वारा बेल्टों से संचालित होते हैं।

Bronze का बनाया जाता है।

(d) दावयुक्त शीतलन निकाय (Pressurized water cooling system)—हम जानते हैं कि जल का तापमान बढ़ने से उसका दाब भी बढ़ता है। यही सिद्धान्त बड़े एवं भारी इंजनों के लिए प्रयोग किए जाते हैं तथा इस विधि को दावीय शीतलन विधि (Pressurized cooling system) कहते हैं। यह विधि उच्च दर से ऊपरा अंतरण करने में सक्षम होती है। इस विधि में जल का दाब 1.5 bar – 2.0 bar के बीच बनाए रखना होता है।

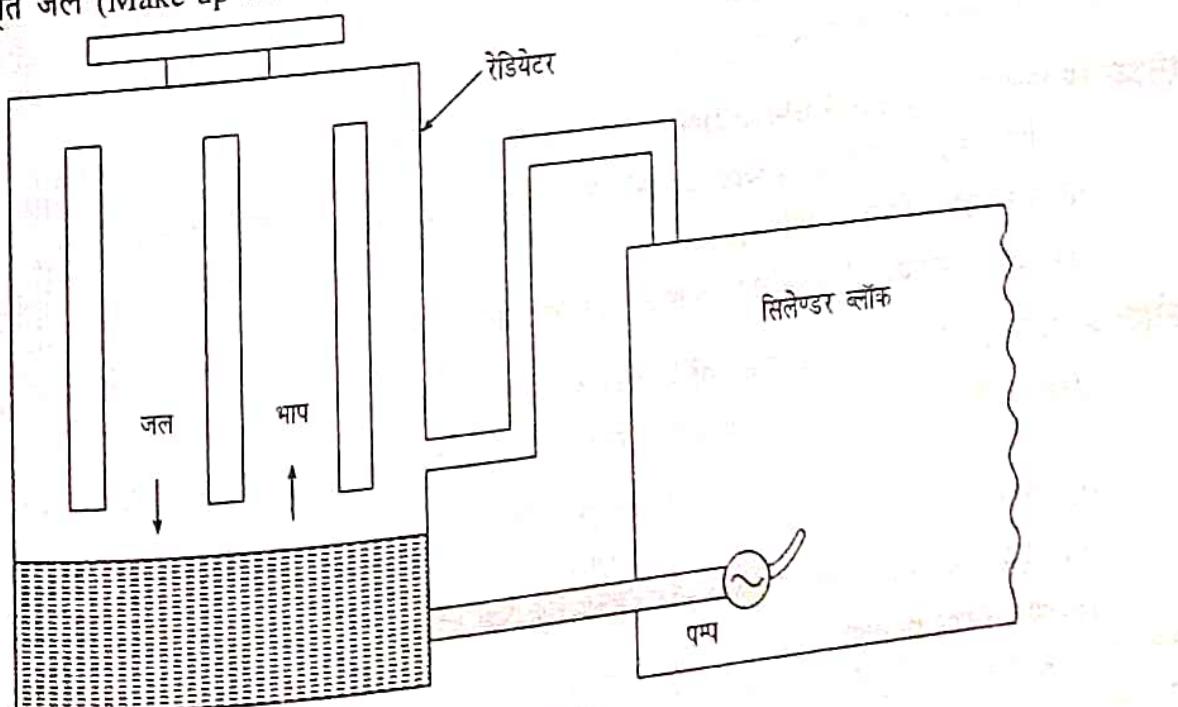
इस निकाय में एक अतिरिक्त वाल्व, निर्वात वाल्व (vacuum valve) की आवश्यकता पड़ती है जिससे निर्वात की स्थिति न उत्पन्न हो।

सुरक्षा की दृष्टि से, सुरक्षा वाल्व जिसे हम दावयुक्त वाल्व (Pressure relief valve) कहते हैं, लगाना पड़ता है। आवश्यकतानुसार उसके दाब को नियंत्रित करने में मदद मिलती है।

(e) वाष्पित्र शीतलन निकाय (Evaporative cooling system)—इस निकाय को वाष्प या भाप (Vapour or steam) शीतलन निकाय भी कहते हैं। इस निकाय में शीतलन जल का अधिकतम तापमान 100°C होता है। इसमें ऊपरा अंतरण के लिए वाष्पन की गुप्त ऊपरा (Latent heat of vaporization) का प्रयोग किया जाता है।

इस शीतलन तंत्र में शीतलक हमेशा द्रव होता है तथा ऊपरा, वाष्प के रूप में अलग पात्र में एकत्र हो जाती है।

प्रतिपूर्ति जल (Make up Water) शीतलन के लिए प्रयोग किया जाता है।



चित्र 10.29

10.39. इंजन स्नेहन (Engine Lubrication)

इंजन स्नेहन वह प्रक्रिया है जिसके अंतर्गत हम इंजन के बीच के अंगों का घर्षण कम करते हैं। घर्षण कम करने के लिए हम जिस पदार्थ का इस्तेमाल करते हैं उसे स्नेहक (Lubricant) कहते हैं।

स्नेहन के मुख्य उद्देश्य

मुख्य उद्देश्य निम्नलिखित हैं—

- धातु तथा धातु के बीच का सम्पर्क कम करता है।
- टूट-फूट को कम करता है।
- इंजन पार्ट के शीतलन के लिए।
- शरण से रोकने के लिए।
- सफाई (इंजन पार्ट) के लिए।
- कम्पन को कम करने के लिए।
- गैसों के लीकेज को रोकने के लिए।

स्नेहक के प्रमुख गुण (Properties of Lubricant)

प्रमुख गुण निम्नलिखित हैं—

- | | |
|---|--------------------------------------|
| (i) श्यानता (Viscosity) | (ii) फ्लैश बिन्दु (Flash point) |
| (iii) फायर बिन्दु (Fire point) | (iv) क्लाउड बिन्दु (Cloud point) |
| (v) पोर बिन्दु (Pour point) | (vi) चिकनाई (Oiliness) |
| (vii) संक्षारण (Corrosion) | (viii) इमल्सीफिकेशन (Emulsification) |
| (ix) रासायनिक एवं भौतिक स्थिरता (Chemical and physical stabilities) | |
| (x) न्यूट्रोलाइजेशन संख्या (Neutralization number) | |
| (xi) आसंजन (Adhesiveness) | |
| (xii) परत सामर्थ्य (Film strength) | |
| (xiii) आपेक्षिक गुरुत्व (Specific gravity) | |

स्नेहक के प्रकार (Types of Lubrication)

- (i) ठोस स्नेहक : ग्रेफाइट (Graphite), मॉल्ब्डेनम (Molybdenum), माइका (Mica)
- (ii) अर्ध-ठोस स्नेहक : ग्रीस (Grease)
- (iii) द्रवीय स्नेहक : मिनरल तेल, वनस्पति एवं जनु तेल

स्नेहन का वर्गीकरण (Classification of Lubrication)

मुख्यतः तीन प्रकार की स्नेहन प्रणाली का इस्तेमाल किया जाता है—

- (a) मिश्र स्नेहन प्रणाली (Mist or charge lubrication)
- (b) गौली हौदी स्नेहन प्रणाली (Wet sump lubrication)
- (c) सूखी हौदी स्नेहन प्रणाली (Dry sump lubrication)

(a) मिश्र स्नेहन प्रणाली (Mist or charge lubrication)—इस प्रकार का स्नेहन दो स्ट्रोक पेट्रोल इंजन में इसेमाल किया जाता है। इस प्रणाली में पेट्रोल एवं स्नेहक को उपयुक्त मात्रा में मिलाकर टंकी में मिलाते हैं। ईधन (पेट्रोल एवं स्नेहक) इंजन के सभी पार्ट से गुरजाता है तथा स्नेहक अपना कार्य कर निकास गैसों के रूप में बाहर निकल जाता है।

यह प्रणाली मुख्यतः छोटे इंजन के लिए उपयुक्त होती है।

मिश्र प्रणाली के लाभ

- यह मितव्ययी एवं सस्ता होती है।
- निकाय आसान होता है।

प्रणाली से हानियाँ
कार्बन की परत इंजन पार्ट पर चिपकती है।

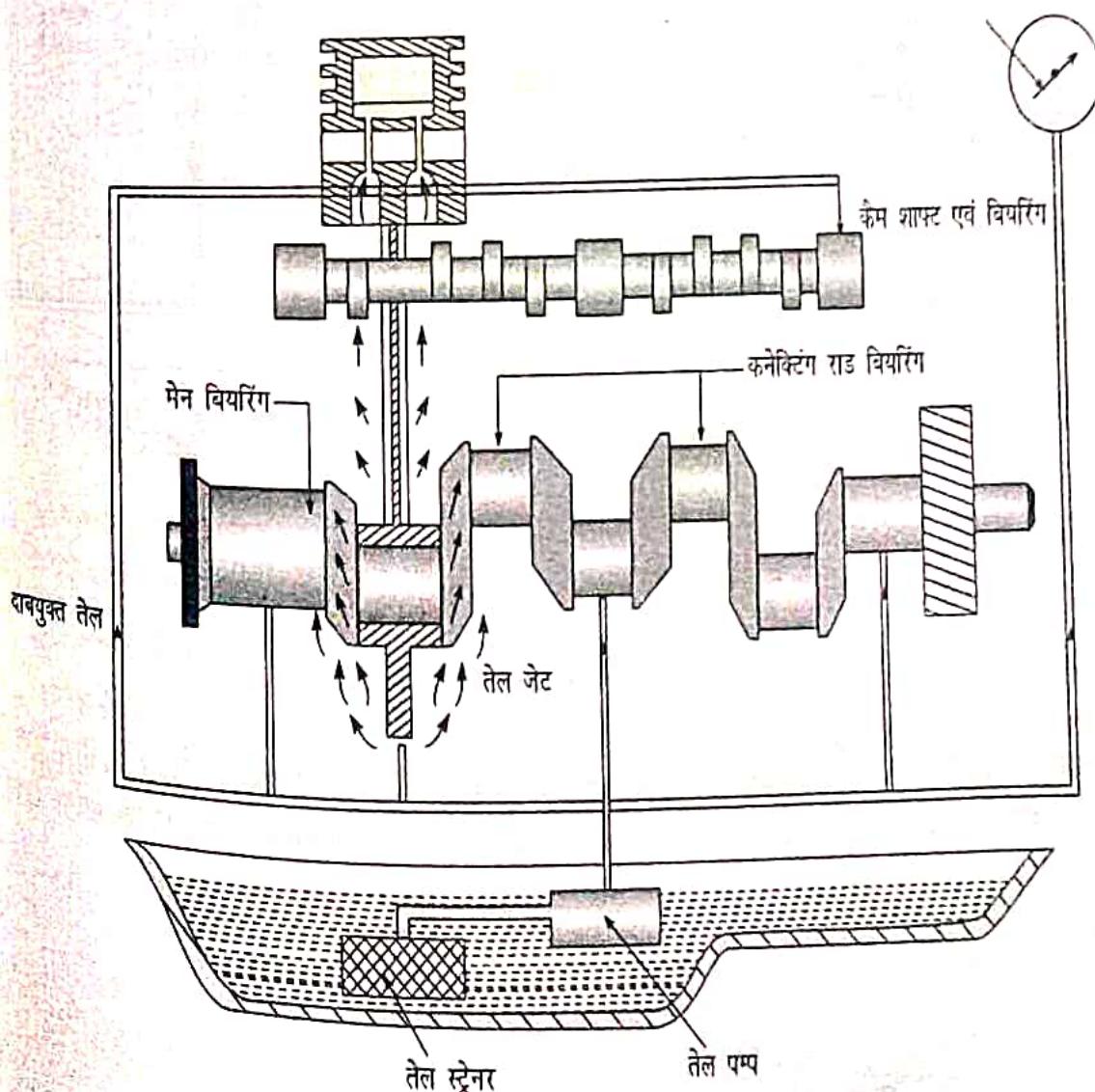
- स्पार्क प्लग फेल हो सकता है।
- तेल खपत अधिक होती है।

(b) गीली हौदी स्नेहन प्रणाली (Wet sump lubrication)—इस प्रणाली में क्रैक केस के नीचे एक तेल पैन लगा है, जिसे हौदी (sump) कहते हैं। हौदी एक भण्डारक (reservoir) की तरह कार्य करती है जिसमें स्नेहक या स्नेहक तेल (lubricant or lubricating oil) भरा होता है जो तेल पम्प (oil pump) की सहायता से इंजन के विभिन्न पुर्जा में जाता है। इसके कारण इंजन के विभिन्न पुर्जा से तेल वापस हौदी में आ जाता है तथा पुनः स्नेहन के लिए प्रवाहित होने लगता है। स्नेहक की अवधि के पश्चात् इसे निकालकर दूसरा स्नेहक प्रवेश मैनिफोल्ड (Intake manifold) के रास्ते पेंजा जाता है।

इस प्रणाली को तीन वर्गों में विभाजित किया गया है—

- स्लैश स्नेहन प्रणाली (Splash lubrication system)
- स्प्लैश एवं दाव स्नेहन प्रणाली (Splash and pressure lubrication system)
- पूर्णतः दाव स्नेहन प्रणाली (Fully pressure lubrication system)

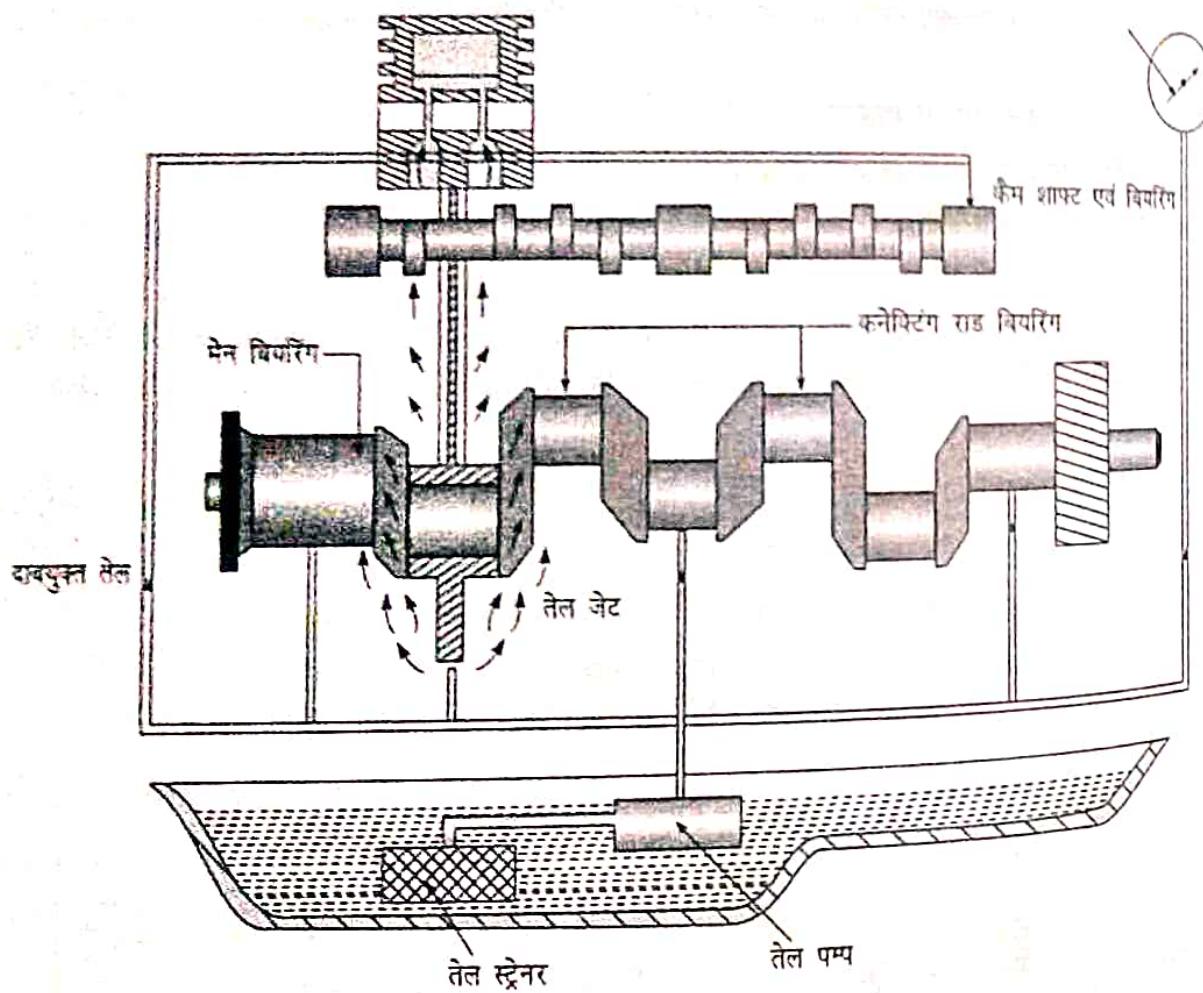
स्प्लैश तंत्र (Splash system)—यह प्रणाली छोटे इंजनों के लिए उपयुक्त होती है। इसमें क्रैक के निचले हिस्से में ट्रॉफ (oil troughs) बने होते हैं। इस oil trough में तेल का स्तर इतना बनाए रखना पड़ता है जिससे संयोजक दण्ड तेल दाव गेज



(connecting rod) का ऊपरी सिरों (big-end) अपनी निम्नतम अवस्था में हो तो तब उसमें लगा ड्रिपर (Dripper oil) के ऊपरी सिरों को छू सके। जब ड्रिपर तेल को छूते हुए तेजी से घूमता है तो अपने साथ कुछ तेल उसका ड्रिपर के विभिन्न पुर्जों पर करता है और स्नेहन करता है। पम्प की सहायता से हाँदी से तेल oil troughs में जाता है।

संशोधित स्लैश प्रणाली (Modified splash system)—यह बड़े इंजनों में प्रयोग किया जाता है। इसमें कैम शाफ्ट एवं बियरिंग (cam shaft bearing) एवं मुख्य बियरिंग (main bearing) को एक पम्प की सहायता से अधिक दबाव पर स्नेहन करता है। जबकि अन्य पुर्जों पर स्लैश प्रणाली का प्रयोग किया जाता है। इसे दबाव पर तेल स्लैश स्नेहन तंत्र भी कहते हैं।

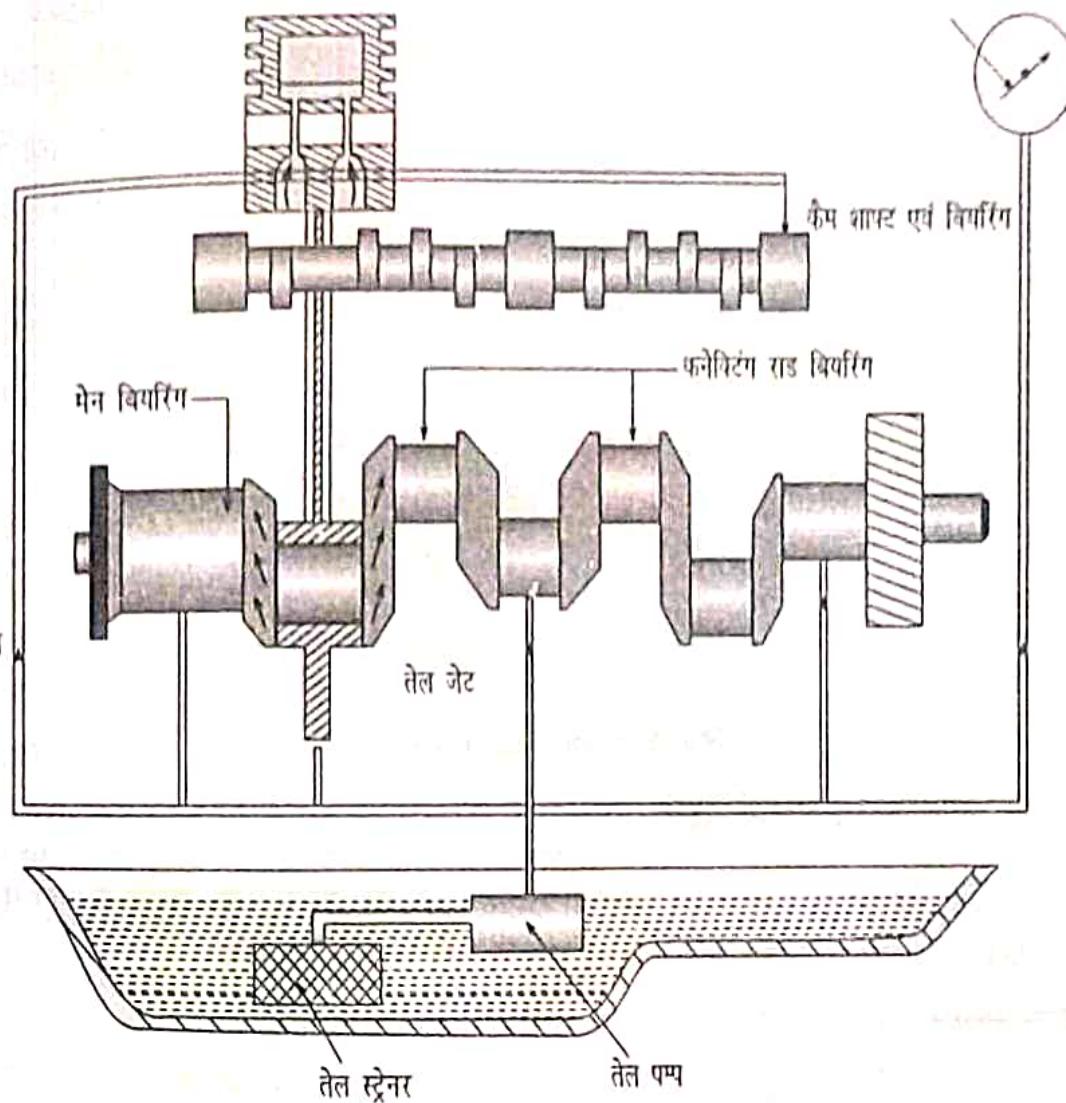
तेल दबाव गेज



चित्र 10.31—Modified Splash System

सम्पूर्ण दबाव तंत्र (Total pressure system)—इसमें इंजन के सभी पुर्जों/अवयवों के स्नेहन के लिए एक तेल पम्प का उपयोग किया जाता है। स्ट्रेनर (strainer) के प्रयोग से अवांछित पदार्थ को छानकर बाहर निकाल लिया जाता है।

तेल राशि में

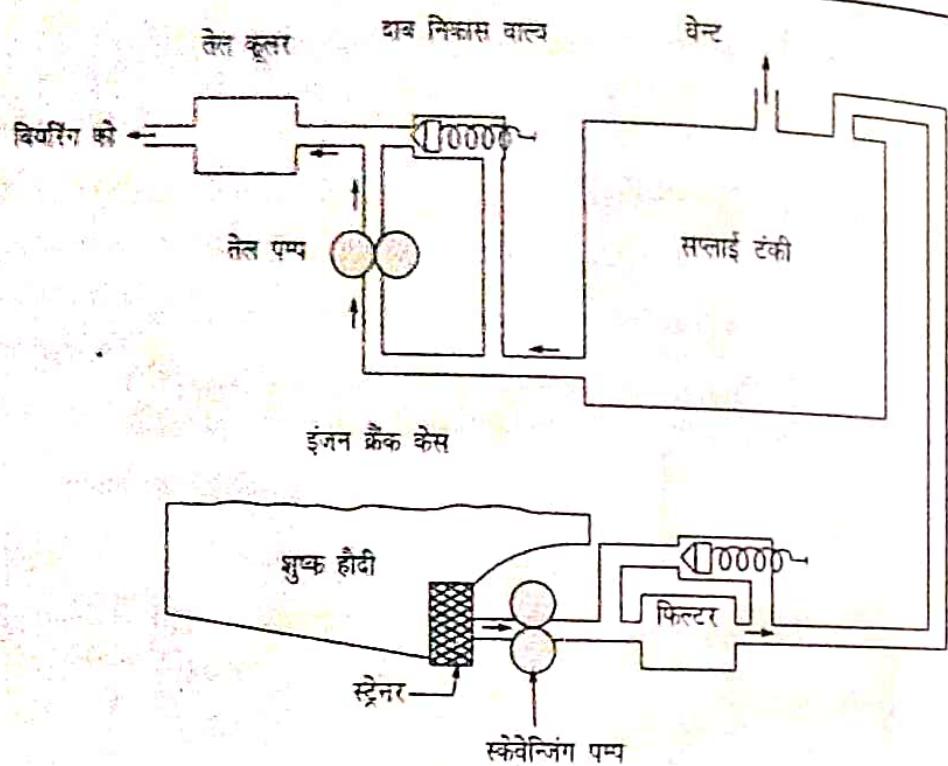


चित्र 10.32

(c) सूखी हौदी स्नेहन प्रणाली (Dry sump lubrication)—इस निकाय में हौदी जिसमें तेल भरा होता है, पम्प की महायता से स्ट्रेन (Strainer) से होते हुए टंकी जो सिलिण्डर से बाहर बनी होती है, में प्रवेश करते हैं।

स्ट्रोरेज टंकी से ईधन तेल कूलर (Oil cooler) से होते हुए सिलिण्डर तथा वियरिंग में जाता है। इस प्रणाली में अधिक राशि को निकालने के लिए दब रिलीफ वाल्व (pressure relief valve) का इस्तेमाल किया जाता है।

फिल्टर का प्रयोग धूल तथा अपघर्षक कणों (Abrasive particles) को बाहर निकालने के लिए किया जाता है।



चित्र 10.33—Dry sump lubrication system

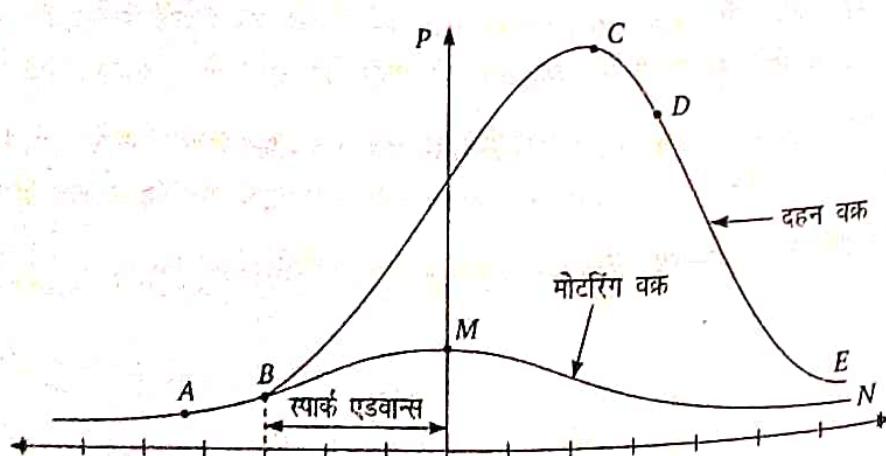
■ 10.40. अंतर्दहन इंजन में दहन

अंतर्दहन इंजन में ऊर्जा, ऊप्पा के रूप में होती है। यह ऊप्पा ईंधन तथा वायु के समान मिश्रण के दहन से प्राप्त होता है।

स्पार्क ज्वलन इंजन में दहन संपीड़न ज्वलन इंजन में दहन से भिन्न होता है।

■ स्पार्क ज्वलन इंजन में दहन

स्पार्क ज्वलन इंजन में वायु तथा ईंधन का मिश्रण, कारब्युरेटर की सहायता से प्रवाहित किया जाता है। दहन को स्पार्क प्लग की सहायता से प्रारम्भ किया जाता है। संपीड़न स्ट्रोक के अंत में स्पार्क प्लग से एक चिंगारी (spark) उत्पन्न होती है। यह चिंगारी मिश्रण के कुछ भाग को जलाती है तथा उत्पन्न ऊप्पा से सम्पूर्ण मिश्रण जलने लगता है, जिससे फ्लेम का निर्माण होता है तथा यह फ्लेम सम्पूर्ण मिश्रण में प्रवाहित होने लगता है। दहन का अध्ययन करने के लिए हम रिकार्डो (Recardo) का प्रयोग करते हैं जिसमें क्वार्ट्ज सिलिण्डर (quartz cylinder) लगा है तथा उच्च गति फोटोग्राफी (high speed photography) होती है।



चित्र 10.34

उपरोक्त आरेख स्पार्क ज्वलन इंजन का दहन आरेख है। आरेख से

$ABMN =$ मोटरिंग आरेख

$ABCD =$ वास्तविक दहन आरेख

TDC के पहले क्रैंक कोण को स्पार्क एडवान्स कोण कहते हैं।

■ दहन के प्रमुख चरण

दहन के मुख्यतः तीन चरण होते हैं—

(i) ज्वलन से पूर्व या तैयारी चरण (Period of ignition lag or preparation phase)

(ii) फ्लेम वितरण चरण (Flame propagation phase)

(iii) फ्लेम अलगाव चरण (Flame termination phase)

(i) ज्वलन से पूर्व या तैयारी चरण (Period of ignition lag or preparation phase)—आरेख AB इस चरण को प्रदर्शित करता है। यह चरण फ्लेम निर्माण के पूर्व की प्रतिक्रिया को दर्शाता है। विन्दु A एवं विन्दु B के बीच के कोण को ज्वलन देरी कोण (ignition delay angle) कहते हैं।

यह चरण निम्न पर निर्भर करता है—

(i) ईंधन की आणविक संरचना पर

(ii) तापमान

(iii) दाव

(iv) घनत्व

(v) वायु ईंधन अनुपात

(vi) अतिरिक्त गैसें

(ii) फ्लेम वितरण चरण (Flame propagation phase)—विन्दु B पर फ्लेम ईंधन को सतहों में दहन करना प्रारम्भ कर देता है। प्रारम्भिक दहन दर निम्न होती है तथा दाव में बढ़ोत्तरी भी कम होती है। जैसे-जैसे दहन दर बढ़ती है तापमान तथा दाव में बढ़ोत्तरी भी उच्च हो जाती है तथा फ्लेम तीव्रता बढ़ती जाती है।

चरण में दहन निम्न पर निर्भर करता है—

(a) विक्षुद्ध प्रवाह की तीव्रता

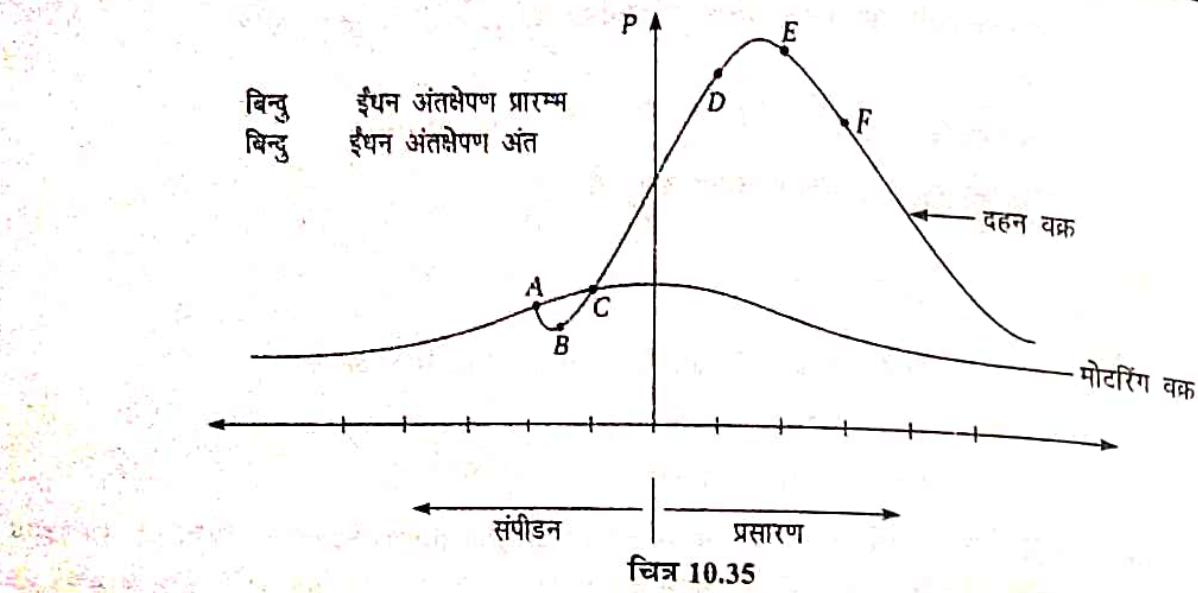
(b) वायु ईंधन मिश्रण

वक्र BC का स्लोप (Slope) दाव के बढ़ाव को प्रदर्शित करता है।

(iii) फ्लेम अलगाव चरण (Flame termination phase)—इस चरण को दहन के पश्चात् का चरण (After burning phase) कहते हैं। विन्दु C पर दहन पूर्ण नहीं होता है। बची हुई गैसें विन्दु C के पश्चात् विन्दु D तक जलती हैं। इस चरण में फ्लेम का वेग कम हो जाता है।

■ संपीडन ज्वलन इंजन में दहन

संपीडन ज्वलन इंजन में केवल वायु सम्पीडित होती है तथा तापमान एवं दाव में बढ़ोत्तरी होती है सम्पीडन स्ट्रोक के द्वारा। सम्पीडन अनुपात 12-20 के बीच होता है। दहन चार चरणों में पूरा होता है। दहन आरेख निम्न है—



चरण (1) ज्वलन देरी चरण (Ignition Delay phase)—आरेख AB इस चरण को प्रदर्शित करता है। ईधन नाजल जेट के रूप में निकलता है। जिस कारण से कणीकृत हो जाता है। जब यह गर्म सम्पीडित वायु से मिलता है तब ईधन वाणी होना प्रारम्भ कर देता है जिससे दाब में कमी होती है। जब वाष्णव पूर्ण हो जाता है तो फ्लेम प्रतिक्रिया प्रारम्भ हो जाती है। फ्लेम पहले धीरे-धीरे बनता है फिर तेजी से चालू हो जाता है। यह बिन्दु C तक होता है। इस चरण को ज्वलन देरी चरण (Ignition Delay Phase) कहते हैं।

चरण (2) अनियंत्रित दहन चरण (Uncontrolled combustion phase)—चरण (1) के पश्चात् वायु तथा ईधन मिश्रण स्वतः जलने लगता है क्योंकि मिश्रण का तापमान स्वतः जलन तापमान से उच्च हो जाता है। दहन के समय दहन कक्ष मिश्रण असमान (Heterogeneous) हो जाता है। चरण के दौरान दाब ईधन अंतःक्षेपण पर निर्भर करता है। इस चरण के दौरान को नियंत्रित करना संभव नहीं होता है। इसलिए इस चरण को अनियंत्रित दहन चरण कहते हैं।

वक्र CD इस चरण को नियंत्रित करता है।

चरण (3) नियंत्रित दहन चरण (Controlled combustion phase)—चरण (2) के पश्चात् सिलेण्डर का ताप दाब अति उच्च हो जाता है। अतः नाजल से प्रवाहित ईधन तुरन्त जलने लगता है। दहन इस समय ईधन अंतःक्षेपण पर नियंत्रित करता है। अतः इस चरण को नियंत्रित दहन चरण कहते हैं।

वक्र DE इस चरण को नियंत्रित करता है।

चरण (4) दहन के पश्चात् का चरण (After burning phase)—बची हुई गैसों के कारण ईधन का दहन प्रसार स्ट्रोक के बाद भी होता है। अतः इस चरण को दहन के पश्चात् का चरण कहते हैं। वक्र EF इसको प्रदर्शित करता है।

□ 10.41. अंतर्दहन इंजन का स्टार्टिंग तंत्र

निम्न विधियों द्वारा अंतर्दहन इंजन को स्टार्ट किया जाता है—

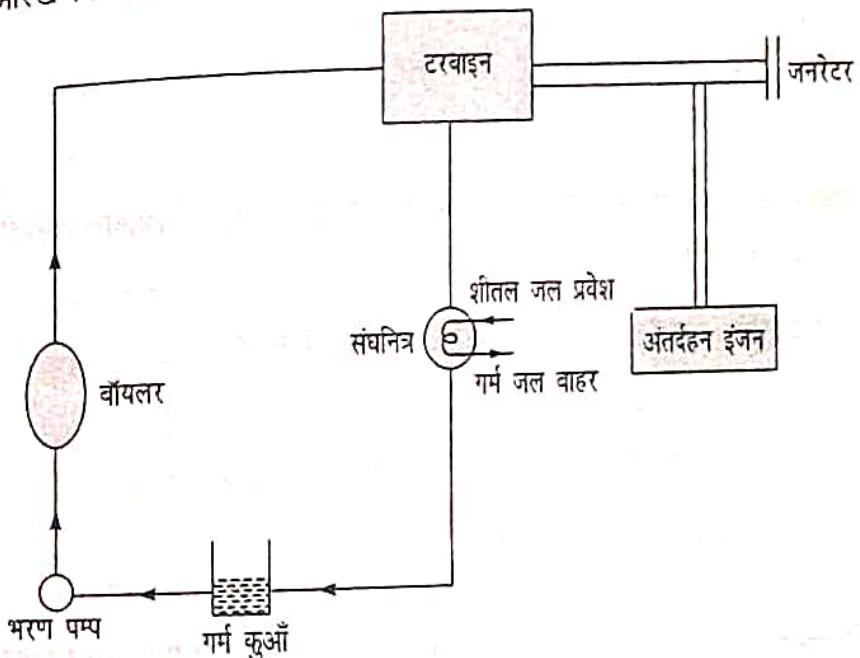
- (i) विद्युत मोटर या सेल्फ स्टार्टर द्वारा
- (ii) अन्य छोटे इंजन द्वारा
- (iii) सम्पीडित वायु द्वारा

अंतर्दहन इंजन

- (i) विद्युत मोटर या सेल्फ स्टार्टर द्वारा : यह छोटे पेट्रोल एवं डीजल इंजन के लिए प्रयोग किया जाता है। इसमें एक बड़ारित बैटरी (Storage type Battery) लगी होती है। बैटरी का वोल्टेज 12V-36V होता है। इस विधि द्वारा विद्युत मोटर से इंजन को चालू किया जाता है। विद्युत मोटर को बैटरी द्वारा शक्ति प्रदान किया जाता है।
- (ii) अन्य छोटे इंजन द्वारा : इस विधि में मुख्य इंजन के साथ एक छोटे इंजन को स्थापित कर दिया जाता है। मुख्य इंजन के साथ कलच एवं गियर की सहायता से चालू किया जाता है। छोटा इंजन गियर के साथ बड़े इंजन से जुड़ा होता है।
- (iii) सम्पीडित वायु द्वारा : यह बड़े डीजल इंजन में प्रयोग किया जाता है। इसके मुख्य अवयव निम्न हैं—
 (a) स्टोरेज टैंक पात्र
 (b) सैफ्टी वाल्व
 (c) पाइप लाइन
 इस इंजन के लिए प्रयोग किया जाता है।

10.42. अंतर्दहन इंजन का भाप शक्ति संयंत्र में प्रयोग

ब्रह्मस्थित आरेख निम्नलिखित है—



चित्र 10.36

मुख्य अवयव निम्नलिखित हैं—

- (i) डीजल इंजन
- (ii) वायु प्रवेश तंत्र
- (iii) निकास गैस डिस्चार्ट तंत्र
- (iv) ईधन तंत्र
- (v) शीतलन निकाय
- (vi) स्वेहन निकाय
- (vii) इंजन स्टार्टिंग निकाय
- (viii) गवर्नर निकाय

अंतर्दहन इंजन का भाप शक्ति संयंत्र में उद्देश्य—

- शीर्ष भार को सहन करना।
- ओक्टोलोहिंग के समय प्रयोग किया जाता है।
- शक्ति संयंत्र ने शीघ्र चालू करने में।
- संयंत्र की प्रारम्भिक लागत कम करने में।

□ 10.43. अंतर्दहन इंजन का निष्पादन

किसी इंजन का निष्पादन उसकी सफलता कोटि (degree of success) का मापन होता है जिसके द्वारा वह किसी फ़ार्म को करने में सक्षम होता है।

निष्पादन के प्रामुख गुण निम्नलिखित हैं—

- शक्ति एवं यांत्रिक दक्षता
- मध्य प्रभावी दाब
- विशिष्ट आउटपुट
- आयतनिक दक्षता
- ईंधन-वायु अनुपात
- विशिष्ट ईंधन खपत
- तापीय दक्षता

(ii) मध्य प्रभावी दाब—इसे सूचित मध्य प्रभावी दाब भी कहते हैं। यह एक सैद्धान्तिक दाब है जो पिस्टन के गतिस्थिति स्थोक के दौरान उस पर कार्य करता है।

(iii) विशिष्ट आउटपुट—यह एक शक्ति प्रति पिस्टन विस्थापन होता है।

$$\text{पिस्टन विस्थापन} = \text{पिस्टन का क्षेत्रफल} \times \text{उसकी लम्बाई$$

$$\text{विशिष्ट आउटपुट} = \text{पिस्टन का क्षेत्रफल} \times \text{उसकी लम्बाई}$$

$$\text{विशिष्ट आउटपुट} = \frac{\text{B.P.}}{\Lambda \times L}$$

(iv) आयतनिक दक्षता—यह चूपण स्थोक के दौरान मिश्रण के वास्तविक आयतन तथा स्वेट आयतन का अनुपात होता है।

$$\eta_{vol} = \frac{\text{वास्तविक आयतन}}{\text{स्वेट आयतन}}$$

(v) ईंधन-वायु अनुपात—यह ईंधन के द्रव्यमान तथा वायु के द्रव्यमान का अनुपात होता है।

(vi) विशिष्ट ईंधन खपत—यह ईंधन खपत प्रति kW प्रति घण्टा होती है।

$$SFC = \frac{m_f}{BP} \text{ kg/kwh}$$

(vii) एक शक्ति डायनमोमीटर

$$BP = \frac{(W-S)\pi(d_b + d)N}{60 \times 1000} \text{ kW}$$

अंतर्दृष्टि इंजन

Study PowerPoint

W = रसी के अंत में जा

S = रिप्रोग नियताक पारदर्शक

d_b = ध्रुव पहिए का व्यास

d = रसी का व्यास

N = rpm

अंतर्दृष्टि इंजन के विभिन्न अंग, पदार्थ तथा विनिर्माण विधि

| क्र० सं० | इंजन का पार्ट | पदार्थ | विनिर्माण विधि |
|----------|---------------|--------------------------------------|--------------------|
| 1. | सिलिंडर | कठोर ग्रेड ढलवाँ लोहा | कार्सिंग |
| 2. | सिलिंडर हेड | ढलवाँ लोहा या ऐल्युमिनियम | कार्सिंग, फोर्जिंग |
| 3. | पिस्टन | ढलवाँ लोहा या ऐल्युमिनियम | कार्सिंग, फोर्जिंग |
| 4. | पिस्टन पिन | कठोर स्टील | फोर्जिंग |
| 5. | पिस्टन रिंग | ढलवाँ लोहा | कार्सिंग |
| 6. | कनेक्टिंग रॉड | स्टील के मिश्रण एवं ऐल्युमिनियम | फोर्जिंग |
| 7. | क्रैक शॉप्ट | उच्च तनाव धातु एवं विशेष ढलवाँ लोहा | फोर्जिंग |
| 8. | मेन वियरिंग | स्टील या ब्रॉन्ज | कार्सिंग |
| 9. | फ्लाई ब्लील | स्टील या ढलवाँ लोहा | कार्सिंग |
| 10. | प्रवेश वाल्व | सिलिकॉन क्रोम स्टील 3% कार्बन के साथ | फोर्जिंग |
| 11. | निकास वाल्व | एथेनसाइट स्टील | फोर्जिंग |

दैदृष्टि ज्वलन निकाय तथा पैमेनेटो ज्वलन निकाय में अंतर

| क्र० सं० | विवरण | दैदृष्टि ज्वलन निकाय | पैमेनेटो ज्वलन निकाय |
|----------|---------------------|----------------------|-------------------------------|
| 1. | ऊर्जा स्रोत | दैदृष्टि | चुम्बक |
| 2. | अनुप्रयोग | कार, बस आदि | दो पहिए, वाहन, रेसिंग कार आदि |
| 3. | चालू करने की सुविधा | आसान | कठिन |
| 4. | लागत | कम | ज्यादा |
| 5. | विश्वनीय | कम | अधिक |
| 6. | सर्किट वायर | जटिल | सरल |
| 7. | रख-रखाव | अत्यधिक मंहगा | कम मंहगा |
| 8. | स्थान धेरना | अधिक | कम |

|| सारांश ||

● अंतर्दहन इंजन

वह इंजन जिसमें ईंधन का दहन इंजन सिलिण्डर के अन्दर होता है, अंतर्दहन इंजन कहलाता है। विभिन्न प्रकार के अंतर्दहन इंजन निम्नलिखित हैं-

- दो-स्ट्रोक इंजन
- चार-स्ट्रोक इंजन
- स्थिर दाब दहन चक्र या डीजल चक्र इंजन
- स्थिर आयतन दहन चक्र या ऑटो चक्र इंजन
- क्षैतिज इंजन
- ऊर्ध्वाधर इंजन
- V-टाइप इंजन
- त्रिज्यीय इंजन
- स्पार्क ज्वलन इंजन
- संपीड़न ज्वलन इंजन
- वायु शीतलन इंजन
- जल-शीतलन इंजन
- पेट्रोल इंजन
- डीजल इंजन
- गैस इंजन
- शुष्क हौदी स्नेहन इंजन
- गीली हौदी स्नेहन इंजन
- दाव स्नेहन इंजन
- चार्ज स्नेहन इंजन
- एकल सिलिण्डर इंजन
- बहु-सिलिण्डर इंजन
- कारबुरेटर इंजन
- इंजेक्टर इंजन
- निम्न स्पीड इंजन
- मध्यम स्पीड इंजन
- उच्च स्पीड इंजन

● अंतर्दहन इंजन में प्रयोग होने वाले प्रमुख अवयव-

- (i) सिलिण्डर—दलवाँ लोहे का बना होता है तथा इसमें गैस उच्च दर पर होती है।
- (ii) सिलिण्डर हैंड—दलवाँ लोहे तथा ऐल्यूमिनियम का बना होता है तथा यह सिलिण्डर के कार्यकारी भाग को ढकता है एवं गैसों के प्रवाह को नियंत्रित करता है।
- (iii) पिस्टन—दलवाँ स्टील या ऐल्यूमिनियम का बना होता है तथा पश्चात्र गति करता है। यह गैसीय दाव को Connecting Rod तथा Crank पर स्थानान्तरित करता है।
- (iv) पिस्टन-सिलिण्डर के अन्दर पिस्टन को लूज फिट बनाए रखने में मदद करता है। पिस्टन रिंग दो प्रकार का होता है—
 - संपीड़न रिंग
 - ऑयल रिंग

- (v) पिस्टन पिन—यह पिस्टन को कनेक्टिंग रोड से जोड़ता है।
- (vi) कनेक्टिंग रॉड—यह पिस्टन की पश्चात्रा गति को क्रैक की घूर्णन गति में परिवर्तित करता है।
- (vii) क्रैक—इस पर घूर्णन गति प्राप्त होती है।
- (viii) क्रैक शॉप्ट—यह बियरिंग से बँधा होता है तथा विशेष प्रकार के ढलवाँ लोहे का बना होता है।
- (ix) इंजन बियरिंग—शॉप्ट को सहारने के लिए इंजन बियरिंग का इस्तेमाल किया जाता है।
- (x) क्रैक केस—इंजन के विभिन्न अंग क्रैक में व्यवस्थित होते हैं।
- (xi) फ्लाई व्हील—ढलवाँ लोहे का बना होता है तथा यह क्रैक शॉप्ट को समान गति प्रदान करता है।
- (xii) गवर्नर—Fluctuation of engine speed को बदलते भार के अनुरूप व्यवस्थित करता है।
- (xiii) वाल्व एवं वाल्व स्प्रिंग—दो प्रकार के वाल्व होते हैं—
 - प्रवेश वाल्व
 - निकास वाल्व
 वाल्व के खुलने एवं बन्द करने के लिए वाल्व रिंग का प्रयोग किया जाता है।
- (xiv) स्पार्क प्लाग—पेट्रोल इंजन में प्रयोग किया जाता है। इधन के दहन के लिए आवश्यक चिंगारी उत्पन्न करता है।
- (xv) कारबुरेटर—इसका मुख्य कार्य इधन को कणीकृत करके उसे उपयुक्त मात्रा में वायु के साथ मिश्रण बनाकर इंजन सिलिण्डर में प्रवेश कराना होता है।
- (xvi) इंजेक्टर—डीजल इंजन में प्रयोग किया जाता है। यह इधन को फुहार के रूप में सिलिण्डर में प्रवेश कराता है।
- अंतर्दहन इंजन में प्रयुक्त प्रमुख पद
 - (i) बोर—सिलिण्डर के आंतरिक व्यास को बोर कहते हैं।
 - (ii) स्ट्रोक—पिस्टन की लम्बाई को स्ट्रोक कहते हैं।
 - (iii) डेड सेन्टर—दो डेड सेन्टर होते हैं—
 - TDC : पिस्टन की ऊपरी स्थिति को TDC कहते हैं।
 - BDC : पिस्टन की निचली स्थिति को BDC कहते हैं।
 - (iv) क्लीयरेन्स आयतन—सिलिण्डर में TDC के ऊपरी आयतन को क्लीयरेन्स आयतन कहते हैं।
 - (v) स्वेप्ट आयतन—पिस्टन द्वारा TDC से BDC के बीच के आयतन को स्वेप्ट आयतन कहते हैं।
 - (vi) कुल आयतन—क्लीयरेन्स आयतन तथा स्वेप्ट आयतन के योग को कुल आयतन कहते हैं।
 - (vii) संपीड़न अनुपात—कुल आयतन तथा क्लीयरेन्स आयतन के अनुपात को संपीड़न अनुपात कहते हैं।
 - (viii) पिस्टन गति—इसे 2LN द्वारा ज्ञात किया जाता है।
 - चार स्ट्रोक पेट्रोल इंजन
चार स्ट्रोक निम्नलिखित हैं—
 - (i) चूपण स्ट्रोक—प्रवेश वाल्व खुला रहता है, पेट्रोल तथा वायु का मिश्रण इंजन सिलिण्डर में प्रवेश करता है। निकास वाल्व बन्द रहता है।
 - पिस्टन : TDC से BDC पर पहुँचता है
 - क्रैक : $0^\circ - 180^\circ$
 - (ii) सम्पीड़न स्ट्रोक—दोनों वाल्व बन्द रहते हैं। इधन का सम्पीड़न होता है।
 - पिस्टन BDC से TDC पर पहुँचता है
 - क्रैक : $180^\circ - 360^\circ$
 - (iii) शक्ति स्ट्रोक—स्पार्क प्लाग से उत्पन्न चिंगारी के फलस्वरूप इधन का दहन होता है।
 - पिस्टन : TDC से BDC पर पहुँचता है तथा दोनों वाल्व बन्द होते हैं।
 - क्रैक : $360^\circ - 540^\circ$

(iv) निकास स्ट्रोक—निकास वाल्व खुल जाता है। पिस्टन BDC से TDC पर पहुँचता है तथा क्रैंक $540^\circ - 720^\circ$ घूमता है।

- ऑटो चक्र (Otto Cycle)

- पेट्रोल इंजन, Otto Cycle पर कार्य करता है।

$$\eta_{\text{Otto}} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}},$$

$$\text{जहाँ } r = \frac{V_1}{V_2} = \frac{V_4}{V_3}$$

- चार स्ट्रोक डीजल इंजन

चार स्ट्रोक निम्नलिखित हैं—

(i) चूषण स्ट्रोक—प्रवेश वाल्व खुला रहता है तथा निकास वाल्व बंद रहता है। वायु प्रवेश वाल्व के रास्ते इंजन सिलिंडर में प्रवेश करता है।

- पिस्टन : TDC से BDC पर पहुँचता है।
- क्रैंक : $0^\circ - 180^\circ$ पर घूमता है।

(ii) संपीडन स्ट्रोक (Compression stroke)—दोनों वाल्व बन्द रहते हैं। पिस्टन BDC से TDC पर पहुँचता है तथा वायु का संपीडन होता है।

- क्रैंक : $180^\circ - 360^\circ$ पर घूमता है।

(iii) कार्यकारी स्ट्रोक—इंजेक्टर की सहायता से डीजल फुहार के रूप में इंजन सिलिंडर में प्रवेश करता है जिसके कारण डीजल एवं सम्पीडित वायु स्वतः जलने लगती है।

पिस्टन TDC से BDC पर पहुँचता है तथा क्रैंक $360^\circ - 540^\circ$ पर घूमता है। दोनों वाल्व बन्द रहते हैं।

(iv) निकास स्ट्रोक—निकास वाल्व खुल जाता है, निकास गैसें बाहर निकल जाती हैं तथा पिस्टन BDC से TDC पर पहुँचता है। क्रैंक 540° से 720° तक घूमता है।

- डीजल चक्र (Diesel Cycle)

डीजल इंजन डीजल चक्र पर कार्य करता है।

$$\eta_{\text{diesel}} = 1 - \frac{1}{\gamma(r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\rho^\gamma - 1}{\rho - 1} \right]$$

$$r = \frac{V_1}{V_2}$$

$$\rho = \frac{V_2}{V_1}$$

तथा

$$\gamma = \frac{C_p}{C_v}$$

- द्विअल चक्र (Dual Cycle)

इसे हम सीमित दाब चक्र भी कहते हैं। इसमें ऊष्मा को प्रदत्त आंशिक स्थिर आयतन पर करते हैं।

$$\eta_{\text{Dual}} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\alpha \rho^\gamma - 1}{(\alpha - 1) + \gamma \alpha (\rho - 1)} \right]$$

$$r = \frac{V_4}{V_5} = \frac{V_3}{V_1}$$

$$\rho = \frac{V_2}{V_1} = \frac{V_2}{V_5}$$

$$\alpha = \frac{P_1}{P_S}$$

तथा

दो-स्ट्रोक इंजन
इसमें पिस्टन सिर्फ दो बार गति करता है तथा क्रैंक 0° - 360° पर घूमता है। वाल्व के स्थान पर पोर्ट का इस्तेमाल किया जाता है।

- प्रवेश पोर्ट
 - निकास पोर्ट
 - अंतरण पोर्ट
- मुख्यतः दो प्रकार के दो स्ट्रोक इंजन होते हैं—

- (i) दो स्ट्रोक पेट्रोल इंजन
- (ii) दो स्ट्रोक डीजल इंजन

पेट्रोल

यह पेट्रोल इंजन में प्रयोग किया जाता है।

इसका मुख्य कार्य इंजन सिलिण्डर में ईंधन की नापी हुई मात्रा को वायु के साथ मिश्रण करके सही अनुपात में भेजना होता है।

पेट्रोल तथा वायु के मिश्रण बनाने की विधि को कार्बुरीकण कहते हैं।

इसके मुख्य अंग निम्नलिखित हैं—

- आप्लव कक्ष
- सुई वाल्व
- छिद्र या सुराख
- स्ट्रोर
- ईंधन नॉजल
- फ्लोट या आप्लव
- वेन्चूरी
- थ्राटल वाल्व

वायुपुर के प्रकार

- ऊर्ध्व-प्रवाह कारबुरेटर
- प्राकृतिक या क्षैतिज प्रवाह कारबुरेटर
- अधो-प्रवाह कारबुरेटर

विभिन्न प्रकार के कारबुरेटर निम्नलिखित हैं—

- Solex Carburettor
- S.U. Carburettor
- Zenith Carburettor
- वाल्व समयांकन आरेख (Valve Timing Diagram)

इस आरेख में इंजन के विभिन्न स्ट्रोक के दौरान प्रवेश तथा निकास एवं ईंधन वाल्वों की TDC तथा BDC के सापेक्ष खुलने तथा बंद होने का समय/स्थिति दिखायी जाती है।

2. ईंजल इंजन शक्ति संयन्त्र के मुख्य अवयव-निम्नलिखित हैं—

1. इंजन (Engine)
2. वायु प्रवेश तंत्र (Air Intake system)
3. इंजन निकास तंत्र (Engine exhaust system)
4. ईंधन तंत्र (Fuel system)
5. शीतल तंत्र (Cooling system)
6. स्पेहन तंत्र (Lubrication system)
7. इंजन स्टार्टिंग तंत्र (Engine starting system)

1. इंजन—वह युक्ति होती है जिस पर यांत्रिक कार्य प्राप्त करते हैं।

2. वायु प्रवेश तंत्र—डीजल इंजन में वायु की अधिक आवश्यकता होती है, अतः तंत्र के माध्यम से इंजन प्रवेश मैनीफोल्ड पे निकालना इस तंत्र का कार्य होता है।

3. इंजन निकास तंत्र—दहन के फलस्वरूप इंजन के निकास स्ट्रोक के दौरान इंजन मैनीफोल्ड से बची हुई गैसों को वाहा

4. ईंधन तंत्र—ईंधन तंत्र का मुख्य कार्य कार्यकारी स्ट्रोक के दौरान इंजन को ईंधन की सप्लाई करना होता है। हम जानते हैं कि डीजल इंजन में ईंधन इंजेक्टर की सहायता से प्रवेश करते हैं। अतः हमें ईंधन इंजेक्शन तंत्र की आवश्यकता होती है।

● ईंधन अंतःक्षेपण निकाय (Fuel Injection System)

ईंधन तंत्र का यांत्रिक भाग अंतःक्षेपण निकाय कहलाता है। यह तंत्र (system) ईंधन का मापन (meter), छन्न (filter) करके उसे संपीड़न स्ट्रोक के अंत में इंजन में प्रवेश कराता है।

ईंधन अंतःक्षेपण निकाय को निम्न रूप में वर्णित किया गया है—

(a) वायु अंतःक्षेपण निकाय

(b) वायुहीन या यांत्रिक या ठोक अंतःक्षेपण निकाय

मुख्यतः तीन प्रकार के होते हैं—

कॉमन रेल अंतःक्षेपण निकाय (Common rail injection system)

व्याप्ति पम्प अंतःक्षेपण निकाय (Individual pump injection system)

वितरक अंतःक्षेपण निकाय (Distributor injection system)

ईंधन पम्प

इसका मुख्य कार्य ईंधन को मापी मात्रा (metered quantity) को ठीक समय पर उच्च दब पर सिलेण्डर में अंतःक्षेपण तक पहुँचाना होता है।

ईंधन इंजेक्टर

इसके प्रमुख अवयव हैं—

- सुई वाल्व (Needle valve)
- संपीड़न कमानी (Compression spring)
- नॉजल (Nozzle)
- अंतःक्षेपक हाउसिंग (Injector housing)

5. इंजन कूलिंग तंत्र (Engine cooling system)—अंतर्दहन इंजनों में उत्पन्न ऊष्मा के दुष्प्रभावों को रोकने के लिए हमें इंजन शीतलक तंत्र (engine cooling system) की आवश्यकता पड़ती है।

मुख्यतः दो प्रकार का इंजन कूलिंग इस्तेमाल किया जाता है—

- वायु शीतलन (Air cooling)
- जल शीतलन (Water cooling)—यह मुख्यतः निम्न उपवर्गों में विभाजित है—
 - थर्मो साइफन तंत्र (Thermo syphon system)
 - पम्प या प्रणोदित तंत्र (Pump or forced system)
 - थर्मो स्टॉटिक तंत्र (Thermo-static system)
 - प्रेशराइज तंत्र (Pressuriser cooling system)
 - वाष्पित्र तंत्र (Evaporative system)

अतिव्याप्ति इंजन

6. इंजन स्नेहन तंत्र (Engine lubrication system)—इंजन के अदर प्रयोगील पदार्थों के बीच संरक्षण करने तथा अत्यधिक ऊष्मा को अवशोषित करने के लिए इंजन स्नेहन तंत्र का इस्तेमाल किया जाता है। इसमें ल्यूब्रीकेन्ट आयल का प्रयोग किया जाता है। यह निम्न प्रकार का होता है—

- मिश्र या चार्ज तंत्र (Mist or charge lubrication)
- गीली हौदी स्नेहन तंत्र (Wet sump lubrication system)
- स्प्लैश तंत्र (Splash system)
- संशोधित स्प्लैश तंत्र (Modified splash system)
- सम्पूर्ण दाब तंत्र (Total pressure system)
- शुष्क हौदी स्नेहन तंत्र (Dry sump lubrication system)

7. इंजन स्टार्टिंग तंत्र (Engine starting system)—मुख्यतः तीन प्रकार के इंजन स्टार्टिंग तंत्र प्रयोग किए जाते हैं—

- छोटे इंजन द्वारा
- विद्युत मोटर द्वारा
- सम्पीडित वायु द्वारा

महत्वपूर्ण प्रश्न

1. निम्न को परिभाषित कीजिए—

- (a) पिस्टन विस्थापन (2002)
 (b) क्रैंक श्वे (2002)

2. वायु मानक आटो चक्र की दक्षता का सूत्र ज्ञात कीजिए।

3. निम्न में अंतर स्पष्ट कीजिए—

- (a) दो स्ट्रोक एवं चार स्ट्रोक (2002, 2003)
 (b) पेट्रोल इंजन एवं डीजल इंजन (2002)

4. दो स्ट्रोक डीजल की क्रियाविधि का सचित्र वर्णन कीजिए।

5. समान सम्पीड़न अनुपात तथा आउटपुट दक्षता के आधार पर आटो चक्र एवं डीजल चक्र की तुलना कीजिए। (2003)
 (2004)

6. पेट्रोल एवं डीजल इंजन में अंतर स्पष्ट कीजिए। (2004)

7. स्नेहन अंतर्दहन इंजन में क्यों आवश्यक है? विभिन्न स्नेहन प्रणाली को लिखिए। (2005, 2008)

8. इंजन शीतलन की आवश्यकता क्यों पड़ती है? द्रवीय इंजन शीतलन क्या है? (2006)

9. सम्पीड़न ज्वलन इंजन का दहन प्रक्रम समझाइए। (2007)

10. पेट्रोल इंजन का स्टार्टिंग तंत्र समझाइए। (2007)

11. डीजल इंजन में प्रयुक्त स्नेहन प्रणाली को समझाइए। शुष्क हौदी स्नेहन प्रणाली क्या है? (2008)

12. स्नेहक क्या है? स्नेहक को वर्गीकृत कीजिए। गीली हौदी स्नेहन प्रणाली क्या है? (2010, 12)

13. अंतर्दहन इंजन का भाप शक्ति संयंत्र में विशिष्ट्याँ लिखिए। (2011)

14. SI एवं CI इंजन में अन्तर स्पष्ट कीजिए।

15. निम्न को समझाइए— (2012)

- (a) अंतर्दहन इंजन में प्रयुक्त चक्र
 (b) शीतलन प्रक्रम

16. इंजन स्नेहन को परिभाषित कीजिए।

(2012, 13)

17. C.I. व S.I. इंजनों में विभेद कीजिए।

(2014)

18. एक I.C. इंजन की स्नेहन पद्धति को समझाइये।

(2014)

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. दिए गए ऑटो चक्र की दक्षता 60% है तथा γ का मान 1.4 है। संपीड़न अनुपात का मान ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है—

$$\eta_{Otto} = 0.60$$

$$\gamma = 1.4$$

हम जानते हैं कि

$$\eta_{Otto} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}}$$

$$0.60 = 1 - \frac{1}{r^{1.4} - 1}$$

$$r = 6.25$$

उदाहरण 2. एक इंजन ऑटो चक्र पर कार्य करता है। निम्न विशिष्टियाँ हमें ज्ञात हैं—
बोर = 250 mm

उत्तर

स्ट्रोक = 375 mm

क्लीयरेन्स आयतन = 0.00263 m³

रुद्धोष्म गुणांक $\gamma = 1.4$

वायु मानक दक्षता ज्ञात कीजिए।

हल : $D = 250 \text{ mm} = 0.25 \text{ m}$

$$L = 375 \text{ mm} = 0.375 \text{ m}$$

$$V_c = 0.00263 \text{ m}^3$$

$$V_s = \frac{\pi}{4} D^2 L$$

$$V_s = \frac{\pi}{4} (0.25)^2 \times 0.375$$

$$V_s = 0.0184 \text{ m}^3$$

$$r = \frac{V_s + V_c}{V_c} = \frac{0.0184 + 0.00263}{0.00263}$$

$$r = 8$$

$$\eta_{Otto} = 1 - \frac{1}{(r)^{\gamma-1}}$$

$$\eta_{Otto} = 1 - \frac{1}{(8)^{1.4-1}}$$

$$\eta_{Otto} = 56.5\%$$

उदाहरण 3. एक 6-सिलिंडर डीजल इंजन में कार्य के दौरान निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं-

(i) संपीड़न एवं प्रसारण के दौरान कार्य = 820 kW

(ii) प्रवेश एवं निकास के दौरान कार्य = 5 kW

(iii) घर्षण के दौरान कार्य = 150 kW

(iv) टरबाइन द्वारा कार्य = 40 kW
यदि स्ट्रोक एवं बोर का अनुपात 1 हो तो स्ट्रोक एवं बोर की गणना कीजिए। यदि मध्य प्रभावी दाब = 0.6 MPa

इंजन की स्पीड = 1000 rpm हो।

हल : $P_m = 0.6 \text{ MPa} = 6 \text{ bar}$

$$N = 1000 \text{ rpm}$$

$$\frac{D}{L} = 1 \Rightarrow D = L$$

$$n = 6$$

$$k = \frac{1}{2} (6 \text{ cylinder के लिए})$$

हम जानते हैं कि

$$\text{B.P.} = \frac{n P_m L A N k}{50}$$

और B.P. = कुल उपलब्ध कार्य

$$= [850 - (50 + 150 + 40)]$$

$$= 610 \text{ kW}$$

$$610 = \frac{6 \times 6 \times D \times \frac{\pi}{4} D^2 \times 1000 \times 0.5}{60}$$

$$D^3 = \frac{610 \times 60}{14137.16694}$$

$$D = 13.73 \text{ mm} = L$$

Ans.

उदाहरण 4. एक चार स्ट्रोक इंजन की स्पीड 2000 rpm है। इंजन का विस्थापन 25 litre है। मध्य प्रभावी दाब = 0.6 MN/m² यदि $m_f = 0.01 \text{ kg/sec}$, Calorific value = 42000 kJ/kg.

जात कीजिए-

(a) ब्रेक शक्ति

(b) घेक तापीय शक्ति

हल : $N = 2000 \text{ rpm}$

$$k = \frac{1}{2}$$

$$L \times \text{Area} = 25 \times 10^{-3} = 0.025 \text{ m}^3$$

$$P_m = 600 \text{ bar}$$

$$m_f = 0.01 \text{ kg/sec}$$

$$C = 42000 \text{ kJ/kg}$$

हम जानते हैं कि

$$\text{BP} = \frac{P_m L A N k}{60}$$

$$= \frac{600 \times 0.025 \times 2000 \times \frac{1}{2}}{60}$$

$$\text{BP} = 250 \text{ kW}$$

$$\eta_{\text{thermal}} = \frac{\text{BP}}{m_f \times C} = \frac{250}{0.01 \times 4200} \times 100$$

$$\eta_{\text{thermal}} = 59.42\%$$

उदाहरण 5. एक चार स्ट्रोक इंजन रस्सी ब्रेक के साथ व्यवस्थित है। रस्सी एवं ब्रेक पहिए का व्यास 26 mm तथा 600 mm क्रमशः है। यदि ब्रेक पर भार 200 N है तथा स्प्रिंग का मान 30 N है। ब्रेक शक्ति की गणना कीजिए यदि इंजन 450 rpm पर घूमती है।

हल : दिया है $D_b = 600 \text{ mm} = 0.6 \text{ m}$

$$d = 26 \text{ mm} = 0.026 \text{ m}$$

$$W = 200 \text{ N}$$

$$S = 30 \text{ N}$$

$$N = 450 \text{ rpm}$$

हम जानते हैं कि—

$$\text{B.P.} = \frac{(W-S) \pi (D_d + d) N}{60 \times 100} \text{ kW}$$

$$\text{B.P.} = \frac{(200-30) \pi (0.600+0.026) \times 450}{60 \times 1000}$$

$$\text{B.P.} = 2.5 \text{ kW}$$

उदाहरण 6. एक दो स्ट्रोक इंजन की सूचित शक्ति की गणना कीजिए यदि मध्य प्रभावी दाब 6 bar हो तथा इंजन की स्पीड 1000 rpm हो। इंजन में सिलिण्डर का बोर तथा स्ट्रोक क्रमशः 110 mm तथा 140 mm है।

हल : दिया है : $P_m = 6 \text{ bar}$

$$N = 1000 \text{ rpm}$$

$$L = 140 \text{ mm} = 0.140 \text{ m}$$

$$D = 110 \text{ mm} = 0.110 \text{ m}$$

$$\text{I.P.} = \frac{P_m L A N}{60} \text{ kW}$$

$$I.P. = \frac{6 \times 0.140 \times \frac{\pi}{4} \times (0.110)^2 \times 1000}{60}$$

I.P. = 13.3 kW

Ans.

उदाहरण 7. एक आदर्श डीजल चक्र, जिसका प्रारम्भिक दाब एवं तापमान क्रमशः 1 bar तथा 27°C है। चक्र का अधिकतम दाब 47 bar तथा चक्र के दौरान ऊष्मा 5455 kJ/kg है।

ज्ञात कीजिए—

- (i) संपीडन अनुपात
- (ii) संपीडन के अंत में तापमान
- (iii) दक्षता।

हल : दिया है—

$$P_1 = 1 \text{ bar}$$

$$T_1 = 27^\circ\text{C} = 27 + 273 \text{ K} = 300 \text{ K}$$

$$P_2 = P_3 = 47 \text{ bar}$$

$$Q_{2-3} = 545 \text{ kJ/kg}$$

$$\gamma = 1.4$$

$$C_p = 1.005$$

- (i) संपीडन अनुपात

$$r = \frac{V_1}{V_2} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{1/\gamma}$$

$$r = \left(\frac{47}{1} \right)^{1/1.4}$$

r = 15.644

Ans.

- (ii) संपीडन के अंत में तापमान

$$T_2 = T_1 \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$T_2 = 300 \left(\frac{47}{1} \right)^{\frac{1.4-1}{1.4}}$$

T₂ = 901.3 K

Ans.

$$Q_{2-3} = m C_p (T_3 - T_2)$$

$$545 = 1 \times 1.005 (T_3 - 901.3)$$

$$T_3 = 1443.6 \text{ K}$$

$$\rho = \frac{V_3}{V_2} = \frac{T_3}{T_2} = \frac{1443.6}{901.3}$$

$$\rho = 1.6$$

$$\eta = 1 - \frac{1}{\gamma \cdot r^{\gamma-1}} \left[\frac{\rho^\gamma - 1}{\gamma - 1} \right]$$

$$\eta = 1 - \frac{1}{1.4 \times (15.644)^{1.4-1}} \left[\frac{(1.6)^{1.4} - 1}{1.6 - 1} \right]$$

$$\eta_{Diesel} = 63.11\%$$

Ans.

उदाहरण 8. एक डीजल चक्र इंजन जिसका स्ट्रोक तथा सिलिण्डर का व्यास क्रमशः 0.25 m तथा 0.15 m है। यदि क्लीयरेन्स आयतन 0.004 m^3 है और इधन का सिलिण्डर में प्रवेश का आयतन 5% है स्ट्रोक के आयतन का। इंजन की दक्षता ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है—

$$L = 0.25\text{ m}$$

$$D = 0.15\text{ m}$$

$$\text{क्लीयरेन्स अनुपात } V_C = 0.0004\text{ m}^3$$

स्वेप्ट आयतन

$$V_S = \frac{\pi}{4} d^2 L$$

$$V_S = \frac{\pi}{4} \times (0.15)^2 \times 0.25$$

$$V_S = 0.004418\text{ m}^3$$

$$\therefore \text{सिलिण्डर का कुल आयतन} = V_S + V_C$$

$$= (0.0004 + 0.004418)\text{ m}^3$$

$$= 0.004818\text{ m}^3$$

तथा

$$V_3 = V_C + 5\% \text{ of } V_S$$

$$= V_C + \frac{5}{100} V_S$$

$$V_3 = 0.0004 + \frac{5}{100} \times 0.004418$$

$$V_3 = 0.00621\text{ m}^3$$

पुनः

$$\rho = \frac{V_3}{V_2} = \frac{0.00621}{0.0004}$$

$$(\because V_2 = V_C)$$

तथा

$$\rho = 1.55$$

$$r = \frac{V}{V_C} = \frac{V_C + V_S}{V_C}$$

$$r = \frac{0.004418 + 0.0004}{0.0004}$$

$$r = 12.04$$

$$\eta_{diesel} = 1 - \frac{1}{\gamma(r)^{\gamma-1}} \left[\frac{\rho^\gamma - 1}{\rho - 1} \right] \quad \text{माना } \gamma = 1.4$$

$$\eta_{diesel} = 1 - \frac{1}{1.4(12.04)^{1.4-1}} \left[\frac{(1.55)^{1.4} - 1}{1.55 - 1} \right]$$

$$\eta_{diesel} = 59.3\%$$

Ans.

उदाहरण 9. एकल सिलिण्डर चार-स्ट्रोक इंजन के परीक्षण के दौरान निम्न आंकड़े प्राप्त किए गए-

- (a) बोर = 300 mm
- (b) स्ट्रोक = 450 mm
- (c) स्पीड = 300 rpm
- (d) $P_m = 0.6 \text{ bar}$
- (e) कुल घेक शक्ति ($W - S$) = 1500 W = 1.5 kW
- (f) $D_b = 1.8 \text{ m}$
- (g) $d = 2 \text{ cm} = 0.02 \text{ m}$

ज्ञात कीजिए-

- (i) सूचित शक्ति,
- (ii) घेक शक्ति,
- (iii) यांत्रिक दक्षता

हल: हम जानते हैं कि

$$(i) I.P. = \frac{n P_m L A N k}{60}$$

$$n = 1, \quad k = \frac{1}{2}$$

$$I.P. = \frac{1 \times 0.6 \times (0.450) \times \frac{\pi}{4} (0.300)^2 \times 300 \times \frac{1}{2}}{60}$$

$$I.P. = 0.0477 \text{ watt}$$

$$I.P. = 47.712 \text{ kW}$$

Ans.

(ii)

$$B.P. = \frac{(W - S) \pi (D_b + d) N}{60}$$

$$B.P. = \frac{1.5 \times \pi (1.8 + 0.02) \times 300}{60}$$

$$B.P. = 42.88 \text{ kW}$$

Ans.

(iii)

$$\eta_{mech} = \frac{B.P.}{I.P.} = \frac{42.88}{47.71} = 0.8987$$

$$= 89.87\%$$

Ans.

उदाहरण 10. एक चार स्ट्रोक इंजन रस्सी ब्रेक के साथ व्यवस्थित है। रस्सी एवं ब्रेक पहिए का व्यास 26 mm तथा 600 mm क्रमशः है। यदि ब्रेक पर भार 200 N है तथा स्प्रिंग का मान 30 N है। ब्रेक शक्ति की गणना कीजिए यदि इंजन 450 rpm पर घूमती है।

हल : दिया है $D_b = 600 \text{ mm} = 0.6 \text{ m}$
 $d = 26 \text{ mm} = 0.026 \text{ m}$
 $W = 200 \text{ N}$
 $S = 30 \text{ N}$
 $N = 450 \text{ rpm}$

हम जानते हैं कि—

$$\text{B.P.} = \frac{(W - S) \pi (D_b + d) N}{60 \times 1000} \text{ kW}$$

$$\text{B.P.} = \frac{(200 - 30) \pi (0.600 + 0.026) \times 450}{60 \times 1000}$$

B.P. = 2.5 kW

Ans.

उदाहरण 11. एक दो स्ट्रोक इंजन की सूचित शक्ति की गणना कीजिए यदि मध्य प्रभावी दाब 6 bar हो तथा इंजन की स्पीड 1000 rpm हो। इंजन में सिलिण्डर का बोर तथा स्ट्रोक क्रमशः 110 mm तथा 140 mm हैं।

हल—दिया है

$$P_m = 6 \text{ bar}$$

$$N = 1000 \text{ rpm}$$

$$L = 140 \text{ mm} = 0.140 \text{ m}$$

$$D = 110 \text{ mm} = 0.110 \text{ m}$$

$$\text{I.P.} = \frac{P_m L A N}{60} \text{ KW}$$

$$\text{I.P.} = \frac{6 \times 0.140 \times \frac{\pi}{4} \times (0.110)^2 \times 1000}{60}$$

I.P. = 13.3 kW

उत्तर

उदाहरण 12. एक 6-सिलिण्डर डीजल इंजन में कार्य के दौरान निम्न कार्य प्राप्त होता है—

- (i) संपीड़न एवं प्रसारण के दौरान कार्य = 820 kW
- (ii) प्रवेश एवं निकास के दौरान कार्य = 50 kW
- (iii) घर्षण के दौरान कार्य = 150 kW
- (iv) टरबाइन द्वारा कार्य = 40 kW

यदि स्ट्रोक एवं बोर का अनुपात 1 हो तो स्ट्रोक एवं बोर की गणना कीजिए। यदि मध्य प्रभावी दाब = 0.6 MPa एवं इंजन की स्पीड = 1000 rpm हो।

हल : $P_m = 0.6 \text{ MPa} = 6 \text{ bar}$
 $N = 1000 \text{ rpm}$

$$\frac{D}{L} = 1$$

$$\Rightarrow D = L$$

$$n = 60$$

$$k = \frac{1}{2} (6 \text{ cylinder के लिए})$$

हम जानते हैं कि

$$B.P. = \frac{n P_m L A N k}{60}$$

B.P. = कुल उपलब्ध कार्य

$$= [850 - (50 + 150 + 40)]$$

$$= 610 \text{ kW}$$

$$610 = \frac{6 \times 6 \times D \times \frac{\pi}{4} D^2 \times 1000 \times 0.5}{60}$$

$$D^3 = \frac{610 \times 60}{1413716694}$$

$D = 13.73 \text{ mm} = L$

उत्तर

उदाहरण 13. एक चार स्ट्रोक डीजल इंजन की स्पीड 2000 rpm है। इंजन का विस्थापन 25 litre है। माध्य प्राप्ति दाब 0.6 MN/m²

यदि $m_f = 0.01 \text{ Kg/sec}$, Calorific value = 42000 kJ/kg.

ज्ञात कीजिए—(a) ब्रेक शक्ति (b) ब्रेक तापीय शक्ति

हल—

$$N = 2000 \text{ rpm}$$

$$k = \frac{1}{2}$$

$$L \times \text{Area} = 25 \times 10^{-3} = 0.025 \text{ m}^3$$

$$P_m = 600 \text{ bar}$$

$$m_f = 0.01 \text{ kg/sec}$$

$$C = 42000 \text{ kJ/kg}$$

हम जानते हैं कि—

$$B.P. = \frac{P_m L A N k}{60}$$

$$B.P. = \frac{600 \times 0.025 \times 2000 \times \frac{1}{2}}{60}$$

$B.P. = 250 \text{ kW}$

उत्तर

$$\eta_{\text{thermal}} = \frac{B.P.}{m_f \times C} = \frac{2}{0.01 \times 42000}$$

$$\eta_{\text{thermal}} = 0.5952$$

$\eta_{\text{thermal}} = 59.52\%$

उत्तर

ज्ञात कीजिए—

(ii) η_{BP} (iii) η_{mech} (i) η_{IP}
(i) 27.03%, (ii) 23.4%, (iii) 86.6%Ans. : (i) 27.03%, (ii) 23.4%, (iii) 86.6%
Hint : $m_f = 0.35 \times 26 \text{ kg/hr} = \frac{91}{3600} \text{ kg/sec}$

3. एक चार सिलिण्डर पेट्रोल इंजन में मध्य प्रभावी दब 5 bar है तथा इंजन की स्पीड 1250 rpm है। पिस्टन का बोर एवं स्ट्रोक क्रमशः 100 mm एवं 150 mm है। सूचित शक्ति ज्ञात कीजिए।

Ans. 6.11 kW

4. ब्रेक डायनोमीटर द्वारा इंजन पर निम्न आँकड़ों की गणना की गई—

(a) $N = 650 \text{ rpm}$ (b) $D_b = 600 \text{ mm}$ (c) $d = 50 \text{ m}$ (d) Dead weight on the brake drum = 32 kg

(e) Spring balance reading = 4.75 kW

ब्रेक शक्ति की गणना कीजिए।

Ans. 5.9 kW

5. 2-स्ट्रोक इंजन के टेस्ट के दौरान निम्न आँकड़े प्राप्त किए गए हैं—

 $N = 1500 \text{ rpm}$

ब्रेक का भार = 120 kg

ब्रेक की लम्बाई = 875 mm

ज्ञात कीजिए—ब्रेक आघूर्ण एवं ब्रेक शक्ति।

Ans. 1030 N-m and 161.8 kW

6. एक इंजन ऑटो चक्र पर आधारित है जिसमें वायु कार्यकारी माध्यम के रूप में प्रयोग की जाती है जिसका प्रारम्भिक दब 1 bar तथा तापमान 27°C है। वायु को रूद्धोष्य प्रक्रम के आधार पर संपोडित किया जाता है तथा संपोडन अनुपात 7 है। स्थिर आयतन पर प्रदत्त ऊष्मा के कारण तापमान में वृद्धि 2000 K है।

ज्ञात कीजिए—

(a) दक्षता (b) संपोडन के अन्त में दब

(c) प्रदत्त ऊष्मा के अन्त में दब

(C_V = 0.718 kJ/kgK, $\gamma = 1.4$, R = 287 J/kgK)

Ans. (a) = 54.08%, (b) = 15.245 bar, (c) 46.666 bar

7. एक इंजन ऑटो चक्र पर आधारित है, जिसका बोर 0.2 m तथा स्ट्रोक 0.3 m है। इंजन का क्लीयरेंस आयतन 0.0016 m³ है। प्रारम्भिक दब एवं तापमान क्रमशः 1 bar तथा 60°C है। इंजन की दक्षता ज्ञात कीजिए।
उत्तर— 54.08%

8. एक ऑटो इंजन की दक्षता 0.50 है तथा $\gamma = 1.4$ है। सम्पोडन अनुपात ज्ञात कीजिए।
उत्तर—4

9. एक डीजल चक्र इंजन का सम्पोडन अनुपात 18 है। इंजन को प्रदत्त ऊष्मा का मान 800 kJ/kg है। सम्पोडन के प्रारम्भ में दब तथा तापमान क्रमशः 1 bar तथा 300 K हैं। इंजन की दक्षता ज्ञात कीजिए।
उत्तर— 61%

10. एक डीजल चक्र में प्रमुख तापमान निम्नलिखित है—

- (a) सम्पीड़न के प्रारम्भ में तापमान = 97°C
- (b) सम्पीड़न के अन्त में तापमान = 789°C
- (c) प्रदत्त ऊष्मा के अन्त में तापमान = 1839°C , दक्षता ज्ञात कीजिए।

Ans. 59.6%

11. एक पट्टे ब्रेक द्वारा एक एकल सिलिण्डर चार स्ट्रोक की ब्रेक शक्ति की गणना कीजिए यदि पट्टे ब्रेक द्वारा आधूर्ण 175 N-m आता है तथा इंजन का स्पीड 500 rpm आता है।

[उत्तर : 9.16 kW]

12. एक पेट्रोल इंजन के टेस्ट के दौरान निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं—

I.P. = 30 kW

B.P. = 26 kW

N = 200 rpm

Fuel/Brake/Power/hour = 0.35 kg

C = 43900 kJ/kg

ज्ञात कीजिए—

- (i) η_{IP}
- (ii) η_{BP}
- (iii) η_{mech}

[उत्तर : (i) 27.03%, (ii) 23.4%, (iii) 86.6%]

Hint : $m_f = 0.35 \times 26 \text{ kg/hr} = \frac{91}{3600} \text{ kg/sec}$

13. एक चार सिलिण्डर पेट्रोल इंजन में मध्य प्रभावी दाब 5 bar है तथा इंजन की स्पीड 1250 rpm है। पिस्टन का बोर एवं स्ट्रोक क्रमशः 100 mm एवं 150 mm हैं। सूचित शक्ति ज्ञात कीजिए।

[उत्तर : 6.11 kW]

14. ब्रेक डायनमोमीटर द्वारा इंजन पर निम्न आकड़ों की गणना की गई—

- | | |
|--|---|
| (a) $N = 650 \text{ rpm}$ | (b) $D_b = 600 \text{ mm}$ |
| (c) $d = 50 \text{ m}$ | (d) Dead weight on the brake drum = 32 kg |
| (e) Spring balance reading = 4.75 kW | |

ब्रेक शक्ति की गणना कीजिए।

[उत्तर : 5.9 KW]

14. 2-Stroke इंजन के टेस्ट के दौरान निम्न आँकड़े प्राप्त किए गए हैं—

N = 1500 rpm

ब्रेक का भार = 120 kg

ब्रेक की लम्बाई = 875 mm

ज्ञात कीजिए—ब्रेक आधूर्ण एवं ब्रेक शक्ति।

[उत्तर : 1030 N-m & 161.8 kW]

अंतर्दहन इंजन

सैद्धान्तिक प्रश्नावली

1. अंतर्दहन इंजन क्या है? अंतर्दहन इंजनों के प्रमुख गुण लिखिए।
2. अंतर्दहन इंजनों का वर्गीकरण कीजिए।
3. अंतर्दहन इंजनों में प्रयुक्त अंगों के कार्यों तथा पदार्थों को विवेचना कीजिए।
4. निम्न को समझाइए—
 - (i) बोर
 - (ii) स्ट्रोक
 - (iii) डेंड सेन्टर
 - (iv) क्लीयरेन्स आयतन
 - (v) स्वेटर
 - (vi) कुल आयतन
 - (vii) संपीडन अनुपात
 - (viii) पिस्टन गति
5. निम्न का विस्तृत वर्णन कीजिए—
 - (i) चार-स्ट्रोक पेट्रोल इंजन
 - (ii) चार-स्ट्रोक डीजल इंजन
 - (iii) दो-स्ट्रोक पेट्रोल इंजन
 - (iv) दो-स्ट्रोक डीजल इंजन
6. ऑटो चक्र का $P-V$ तथा $T-S$ आरेख खीचिए तथा दक्षता ज्ञात कीजिए।
7. डीजल चक्र का $P-V$ तथा $T-S$ आरेख खीचिए तथा दक्षता ज्ञात कीजिए।
8. निम्न में अन्तर स्पष्ट कीजिए—
 - (a) 2-Stroke and 4-Stroke इंजन में
 - (b) पेट्रोल एवं डीजल इंजन में
 - (c) S.I. and C.I. Engine में
9. कार्बुरेटर क्या है? एक अच्छे कार्बुरेटर के विभिन्न गुण लिखिए।
10. सरल कार्बुरेटर के विभिन्न अंगों तथा क्रियाविधि को समझाइए।
11. कार्बुरेटर का वर्गीकरण कीजिए।
12. इयूअल चक्र की दक्षता ज्ञात कीजिए।
13. निम्न को परिभाषित कीजिए—
 - (a) सूचित शक्ति
 - (b) ब्रेक शक्ति
 - (c) घर्षण शक्ति
14. इंजन की यांत्रिक दक्षता से आप क्या समझते हैं?
15. तापीय दक्षता क्या है?

16. सापेक्ष दक्षता को परिभासित कीजिए।
17. आयतनिक दक्षता से आप क्या समझते हैं?
18. शीतलन प्रक्रम की आवश्यकता क्यों होती है?
19. शीतलन प्रक्रम क्या है?
20. शीतलन के विभिन्न प्रकार को लिखिए।
21. जल एवं वायु शीतलन विधियों को लिखिए।
22. निम्न को समझाइये—
 - (a) थर्मोसाइफन शीतलन
 - (b) पम्प या प्रणोदित शीतलन निकाय
 - (c) थर्मोस्टैटिक रेग्युलेटर शीतलन निकाय
 - (d) वाष्पित्र शीतलन निकाय।
23. इंजन स्नेहन क्या है? इसके मुख्य उद्देश्य लिखिए।
24. स्नेहक क्या है? स्नेहक के प्रकार लिखिए।
25. स्नेहक के प्रमुख गुणों को लिखिए।
26. स्नेहन प्रणाली का वर्गीकरण कीजिए।
27. निम्न का विस्तृत वर्णन कीजिए—
 - (a) मिश्र स्नेहन प्रणाली
 - (b) गीली हौदी स्नेहन प्रणाली
 - (c) सूखी हौदी स्नेहन प्रणाली।
28. निम्न को परिभासित कीजिए—
 - (a) सूचित शक्ति
 - (b) ब्रेक शक्ति
 - (c) घर्षण शक्ति
29. इंजन की यांत्रिक दक्षता से आप क्या समझते हैं?
30. तापीय दक्षता क्या है?
31. सापेक्ष दक्षता को परिभासित कीजिए।
32. आयतनिक दक्षता से आप क्या समझते हैं?
33. सूचित शक्ति ज्ञात करने के लिए विभिन्न विधियों का वर्णन कीजिए।
34. ब्रेक शक्ति ज्ञात करने के लिए विभिन्न डायनमोमीटर को समझाइए।
35. रस्सी ब्रेक डायनमोमीटर की क्रियाविधि का वर्णन कीजिए।
36. पेट्रोल इंजन के लिए मोर्स टेस्ट समझाइए।
37. कृष्ण संतुलन पत्रक क्या है?
38. अंतर्दहन इंजनों में प्रदूषण तथा प्रदूषक कारकों को समझाइए।
39. प्रदूषण नियंत्रण के लिए प्रयोग की जाने वाली विधियों का वर्णन कीजिए।
40. उत्सर्जन मानक क्या है?
41. निम्न का वर्णन कीजिए—

EURO NORMS
INDIAN NORMS
42. एल० पी० जी० तथा सी० एन० जी० को समझाइए।

- | प्रसंगित प्रश्नावली | | | |
|---|--|--|-----------------------------|
| 1. चार-स्ट्रोक डीजल इंजन में पिस्टन घूमता है— (a) 1 स्ट्रोक (b) 4 स्ट्रोक | (b) 4 स्ट्रोक | (c) 8 स्ट्रोक | (d) 2 स्ट्रोक |
| 2. दो स्ट्रोक इंजन में क्रैक का चक्कर लगाता है— (a) 2 चक्कर (b) 4 चक्कर | (b) 4 चक्कर | (c) 8 चक्कर | (d) 1 चक्कर |
| 3. संपीड़न अनुपात होता है— (a) $\frac{V_C}{V_S}$ (b) $\frac{V_S}{V_C}$ | (b) $\frac{V_S}{V_C}$ | (c) $\frac{1}{V_C + V_S}$ | (d) $\frac{V_C + V_S}{V_S}$ |
| 4. 4 स्ट्रोक इंजन की सूचित अश्व शक्ति होती है— (a) PLAN (b) 2 PLAN | (b) 2 PLAN | (c) 4 PLAN | (d) $\frac{\text{PLAN}}{2}$ |
| 5. संपीड़न ज्वलन इंजन में दहन होता है— (a) समान मिश्रण के कारण (c) लेपिनार के कारण | (b) असमान मिश्रण के कारण (d) (a) और (b) | | |
| 6. इधन को छोटे-छोटे फुहार के रूप में तोड़ने की प्रक्रिया कहलाती है— (a) वाष्णीकरण (Vapourisation) (c) कार्बोरेशन (Carburation) | (b) आयनीकरण (Ionisation) (d) कणीकरण (Atomisation) | | |
| 7. उच्च गति संपीड़न इंजन कार्य करता है— (a) डीजल चक्र (b) ऑटो चक्र | (b) ऑटो चक्र | (c) डियूल चक्र | (d) कॉर्नाट चक्र |
| 8. डीजल इंजन को आवश्यकता होती है— (a) रासायनिक सही मिश्रण (Chemically Correct Mixture) (b) लीन मिश्रण (Lean Mixture) (c) धनी मिश्रण (Rich Mixture) (d) (b) और (c) | | | |
| 9. डीजल इंजन में— (a) फ्लाईहील की आवश्यकता नहीं होती है। (c) पद्धम फ्लाईहील लगे होते हैं | | (b) हल्के फ्लाईहील लगे होते हैं। (d) भारी फ्लाईहील लगे होते हैं | |
| 10. पिस्टन स्पीड होती है— (a) स्ट्रोक \times rpm (c) 4 (Stroke \times rpm) | | (b) स्ट्रोक + rpm (d) 2 (Stroke \times rpm) | |

उत्तरभाला

1. (b) 2. (d) 3. (d) 4. (d) 5. (b) 6. (d) 7. (c) 8. (c) 9. (d) 10. (d)



11

भाप टरबाइन एवं भाप संघनित्र

(Steam Turbine and Steam Condenser)

A भाप टरबाइन

□ 11.1. परिचय

पिछले अध्यायों में हमने भाप उपजाने के लिए प्रयुक्त उपकरण अर्थात् भाप जनित्र या बॉयलर का अध्ययन किया। भाप जनित्र में जल की अवस्था परिवर्तन कर उसे वाष्य में परिवर्तित किया जाता है। यह वाष्य पुनः भाप टरबाइन को भेजी जाती है जिससे हमे कार्य प्राप्त होता है।

अतः “भाप टरबाइन एक ऐसी युक्ति है जिसकी सहायता से हम दाबयुक्त भाप की ऊष्मीय ऊर्जा निकालकर, शाफ्ट पर यान्त्रिक कार्य में परिवर्तित करते हैं।”

अथवा

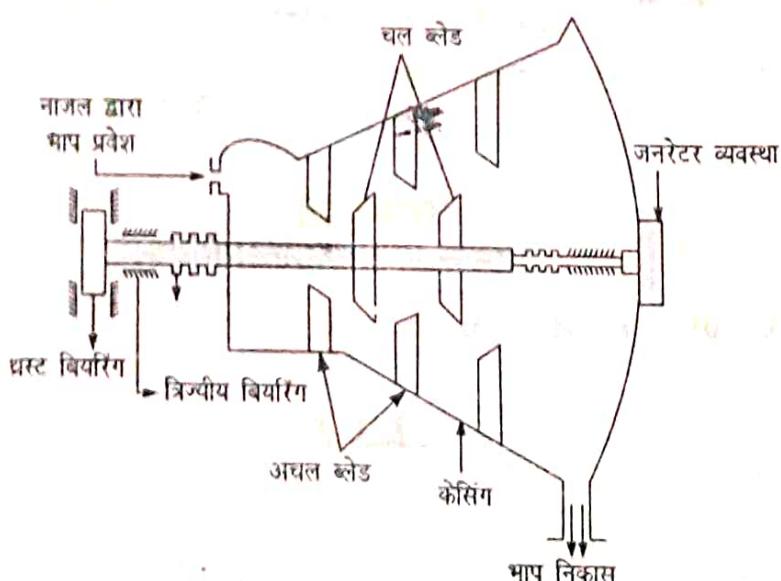
“भाप टरबाइन एक ऐसी यान्त्रिक युक्ति है जिसकी सहायता से हम भाप की ऊष्मीय ऊर्जा को यान्त्रिक कार्य में परिवर्तित करते हैं।”

अथवा

“भाप टरबाइन एक प्राथमिक चालक होता है जो बॉयलर से उत्पन्न उच्च दाब भाप की ऊष्मीय ऊर्जा का रूपान्तरण यान्त्रिक कार्य में करता है।”

□ 11.2. भाप टरबाइन के मुख्य अवयव

भाप टरबाइन का व्यवस्थित आरेख निम्नलिखित है—



चित्र 11.1

भाष्य टरबाइन के मुख्य अवयव निम्न हैं—

- | | | |
|--------------------------------------|----------------------------------|----------------------------|
| (i) केसिंग या कन्टेनर | (ii) शाफ्ट | (iii) ब्लेड (स्थिर एवं चल) |
| (iv) भाष्य प्रवेश एवं निकास द्वारा | (v) भाष्य नॉजल | (vi) रोटर |
| (vii) नियंत्रक चाल्य या गर्वनर चाल्य | (viii) बियरिंग (रोडियल व घ्रस्ट) | |
| (ix) ग्लैण्ड | (x) जनरेटर | |

भाष्य टरबाइन में सामान्यतः एक पात्र लगा होता है जिसे हम केसिंग कहते हैं। इस केसिंग में प्रवेश एवं निकास दो द्वारा होती है। स्थिर ब्लेड इसी केसिंग के आंतरिक भाग में व्यवस्थित होते हैं। केसिंग के अंदर एक रोटर लगा होता है तथा इस पर चल ब्लेड लगे होते हैं। केसिंग के अंदर तथा टरबाइन पर ब्लेड (स्थिर तथा चल) इसी प्रकार श्रेणी में आवश्यकतानुसार व्यवस्थित होते हैं।

भाष्य जब टरबाइन में प्रवेश करता है तब यह स्थिर तथा चल ब्लेडों से गुजरता है। स्थिर ब्लेड सिर्फ भाष्य को दिशा प्रदान करता है (चल ब्लेड के सीधे कोण में) तथा चल ब्लेड रोटर को गति प्रदान करता है। रोटर से जुड़े शाफ्ट का आखिरी शिखी सील होता है। सामान्यतः लैब्रीनीथ (Labrinth type) प्रकार की सील इस्तेमाल की जाती है।

शाफ्ट को वियरिंग की सहायता से दृढ़ता प्रदान की जाती है। यह शाफ्ट विद्युत जनरेटर से जुड़ी होती है। रोटर को यांत्रिक ऊर्जा जनरेटर की सहायता से विद्युत ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है। आवश्यकतानुसार वियरिंग को स्लेन (Lubrication) प्रदान की जाती है।

11.3. क्रियाविधि का सिद्धान्त

एक आदर्श भाष्य टरबाइन आइसन्ट्रापिक प्रक्रम या स्थिर एण्ट्रापी प्रक्रम पर आधारित होता है। स्थिर एण्ट्रापी प्रक्रम से अत्यर्थ है भाष्य टरबाइन में जिस ऊर्ध्वीय ऊर्जा के साथ प्रवेश करे, उसी ऊर्ध्वीय ऊर्जा के साथ बाहर निकलती है। टरबाइन के आंतरिक भाग में चल तथा अचल ब्लेडें क्रमागत श्रेणी में लगी होती हैं। अचल ब्लेड केसिंग के साथ जुड़ी होती है तथा चल ब्लेड रोटर के साथ जुड़ी होती है। बॉयलर से प्राप्त उच्च दाब तथा उच्च तापमान भाष्य टरबाइन में नॉजल की सहायता से प्रवेश करता है। नॉजल की सहायता से हम भाष्य की दावीय ऊर्जा को गतिज ऊर्जा में परिवर्तित करते हैं। इस कारण से भाष्य उच्च वेग जेट में परिवर्तित हो जाता है। यह उच्च वेग जेट टरबाइन की स्थिर ब्लेडों पर प्रवाहित होता है। यह स्थिर ब्लेडे भाष्य की दिशा में परिवर्तित हो जाता है। जिससे भाष्य का संवेग परिवर्तित हो जाता है जिसके कारण चल ब्लेड धूमने लगता है। चल ब्लेडों के धूमने के कारण शाफ्ट भी धूमने लगता है। शाफ्ट के धूमाव के कारण हमें यांत्रिक ऊर्जा प्राप्त होती है जिससे कार्य प्राप्त होता है। टरबाइन के मुख्य रूप से कार्य करने के लिए ब्लेडों में क्लीयरेन्स प्रदान किया जाता है। टरबाइन को दक्षता वृद्धि के लिए भाष्य को अनेक चरणों में प्रसारित करते हैं जिससे हमें प्राप्त कार्य में वृद्धि होती है।

भाष्य टरबाइन का वर्गीकरण

भाष्य को वर्गीकृत करने के लिए विभिन्न मानक माने गए हैं। कुछ प्रमुख मानक आधार निम्नलिखित हैं—

(i) भाष्य प्रवाह की दिशा के आधार पर—

- अक्षीय टरबाइन
- त्रिज्यीय टरबाइन
- स्पर्शीय टरबाइन

(ii) क्रियाविधि सिद्धान्त के आधार पर—

- आवेश टरबाइन
- प्रतिक्रिया टरबाइन

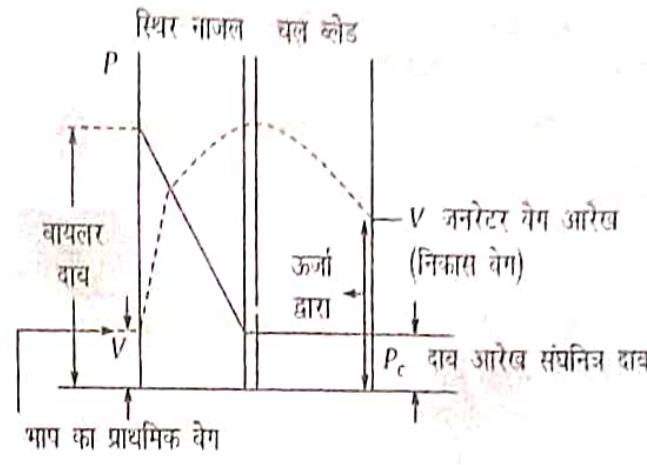
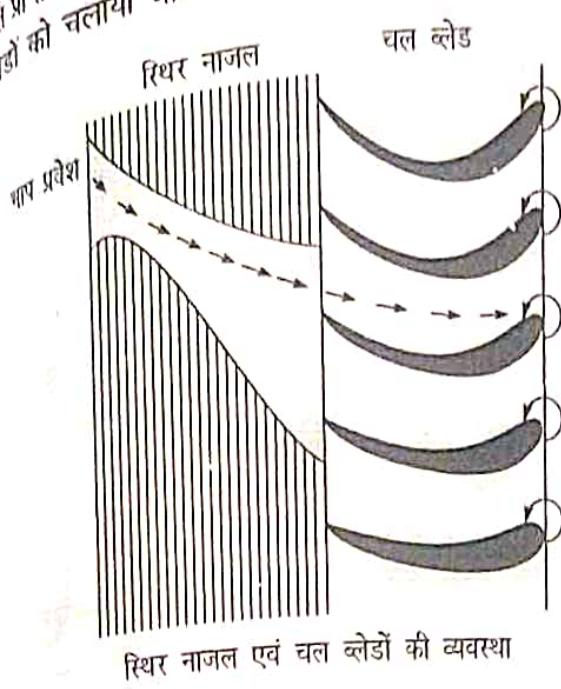
- (iii) दाब चरणों की संख्या के आधार पर—
 - (a) एकल चरण टरबाइन
 - (b) बहुचरण टरबाइन
- (iv) प्रवेश पर भाप के दाब के आधार पर—
 - (a) निम्न दाब टरबाइन (1.2 से 2 atm तक)
 - (b) मध्य दाब टरबाइन (40 atm तक)
 - (c) ऊच्च दाब टरबाइन (40 atm से ऊपर तक)
- (v) निकास पर भाप के दाब के आधार पर—
 - (a) संघनन टरबाइन
 - (b) गैर संघनन टरबाइन
 - (c) एक्सट्रेक्शन या पास आउट टरबाइन
 - (d) पश्च दाब या टापिंग टरबाइन
- (vi) गवर्नर विधि के आधार पर—
 - (a) श्राटल विधि
 - (b) नाजल विधि
 - (c) बाई-पास विधि
- (vii) सिलिण्डर की संख्या के आधार पर—
 - (a) एकल सिलिण्डर टरबाइन
 - (b) द्विसिलिण्डर टरबाइन
 - (c) बहु-सिलिण्डर टरबाइन
- (viii) शाफ्ट की व्यवस्था के आधार पर—
 - (a) टैन्डम कम्पाउण्ड शाफ्ट
 - (b) क्रास कम्पाउण्ड शाफ्ट
- (ix) उद्योगों में उपयोग के आधार पर—
 - (a) स्थिर टरबाइन नियत घूर्णन गति टरबाइन
 - (b) स्थिर टरबाइन परिवर्तनशील घूर्णन गति टरबाइन
 - (c) परिवर्तनशील टरबाइन परिवर्तनशील घूर्णन गति के साथ।

□ 11.4. टरबाइन के प्रकार

सामान्यतः दो प्रकार के टरबाइन प्रयोग किए जाते हैं—

- (i) आवेगी टरबाइन
 - (ii) प्रतिक्रिया टरबाइन
- (i) **आवेगी टरबाइन**—यह निम्न सिद्धान्त पर कार्य करता है—

“जब टरबाइन को भाप प्रवाहित की जाती है तो यह टरबाइन ब्लेडों को निर्दिशत करता है जिसके प्रभाव से हमें घूर्णन प्राप्त होती है।” इस टरबाइन में सम्पूर्ण दाब का गिराव रिथर ब्लेडों (नाजल) में होता है तथा प्राप्त उच्च वेग जेटों से चल ब्लेडों को चलाया जाता है।



वेग एवं दाब आरेख

चित्र 11.2

इस टरबाइन में स्थिर ब्लेड या नाजल केसिंग में व्यवस्थित होते हैं जो भाप को उच्च वेग जेट में परिवर्तित कर दिशा प्रदान करते हैं। यह भाप जेट, उच्च गति ऊर्जा में परिवर्तित हो जाता है जो शाफ्ट की घूर्णन गति के लिए उत्तरदायी होता है। शाफ्ट पर टोकरी की आकृति की चल ब्लेडें लगी होती हैं जो उच्च वेग जेट से घूमती हैं जिससे भाप की ऊपरी ऊर्जा शाफ्ट के यांत्रिक ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है।

स्थिर नाजल में भाप का दाब गिरता है तथा वेग में बढ़ोत्तरी होती है। स्थिर नाजल में भाप के दाब की गिरावट वातावरणीय दाब या संघनित्र दाब तक होती है।

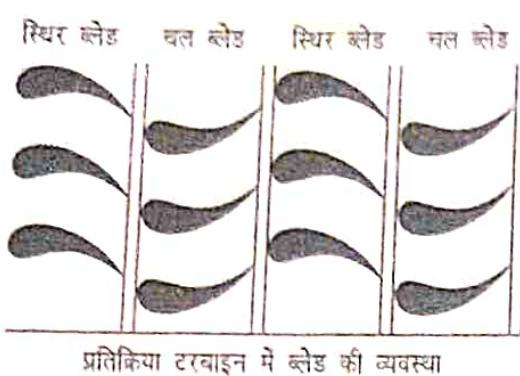
भाप के प्रसारण के उच्च अनुपात के कारण जब भाप नाजल से निकलती है तो वेग उच्च हो जाता है तथा जब यह चल ब्लेडों से गुजरती है तब वेग में गिरावट होती है। वेग में इस हानि को निकास वेग हानि कहते हैं।

आवेगी टरबाइन का उदाहरण है—“डी-लावल टरबाइन, पेल्टन टरबाइन”।

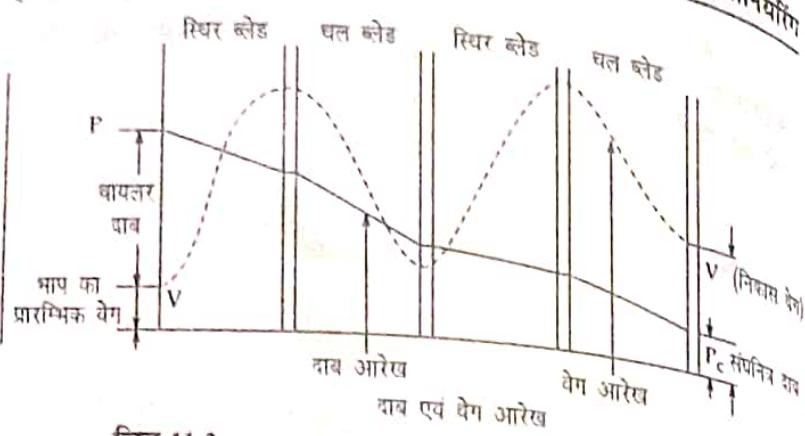
(ii) प्रतिक्रिया टरबाइन—टरबाइन में लगे ब्लेड भाप की दिशा को परिवर्तित कर देते हैं जिससे भाप गतिज ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है। यह परिवर्तन जब प्रतिक्रिया बल के कारण उत्पन्न होता है तो टरबाइन को प्रतिक्रिया टरबाइन कहते हैं। इस टरबाइन में भाप के दाब में गिरावट को दो चरणों में बाँटा गया है। पहले स्थिर ब्लेडों में भाप का दाब गिरता है फिर चल ब्लेडों में भाप का दाब गिरता है।

प्रतिक्रिया टरबाइन में रोटर पर ब्लेड इस प्रकार व्यवस्थित होते हैं कि वह एक अभिसारी नाजल की भाँति कार्य करते हैं। रोटर में लगे नाजल से उत्पन्न प्रतिक्रिया बल के कारण टरबाइन के शाफ्ट को गति प्राप्त होती है। केसिंग पर लगे स्थिर ब्लेड भाप की दिशा प्रदान करते हैं जिससे भाप चल ब्लेडों की ओर प्रवाहित होती है। चल ब्लेडों से गुजरते हुए भाप जेट में परिवर्तित हो जाती है जो रोटर की परिधि पर कार्य करती है।

टरबाइन का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



प्रतिक्रिया टरबाइन में ब्लेड की व्यवस्था



चित्र 11.3

“पार्सन (Parson's turbine) टरबाइन प्रतिक्रिया टरबाइन का उदाहरण है।”

□ 11.5. आवेगी एवं प्रतिक्रिया टरबाइन की तुलना

| क्र०सं० | विवरण | आवेगी टरबाइन | प्रतिक्रिया टरबाइन |
|---------|------------------------|-------------------|------------------------------------|
| 1. | दाव गिराव | स्थिर नाजल में | स्थिर ब्लेड एवं चल ब्लेड दोनों में |
| 2. | ब्लेड काट का क्षेत्रफल | स्थिर | परिवर्तनशील |
| 3. | ब्लेड का प्रकार | प्रोफाइल प्रकार | ऐरो फाइल प्रकार |
| 4. | शक्ति | कम | अधिक |
| 5. | दक्षता | कम | ज्यादा |
| 6. | उपयुक्ता | कम शक्ति के लिए | अधिक शक्ति के लिए |
| 7. | स्थान घेराव | कम स्थान घेरता है | अधिक स्थान घेरता है |
| 8. | ब्लेड का उत्पादन | आसान होता है | कठिन होता है |

□ 11.6. आवेग टरबाइन का बहुपदन (Compounding Method of Impulse Turbine)

बहुपदन का तात्पर्य है, “रोटर की गति को कम करना”।

बहुपदन को निम्न प्रकार से परिभाषित किया जाता है—

“यह धाप को टरबाइन में विभिन्न चरणों में प्रसारित करने की विधि है।”

या “चल ब्लेडों पर धाप के प्रवाह को विभिन्न चरणों में प्रवाहित करने की विधि है।”

या “यह उपरोक्त वर्णित दोनों विधियों का संयुक्त रूप है।”

इन तीनों विधियों से रोटर की गति में कमी होती है जिससे ऊर्जा की हानि कम होती है।

□ 11.7. बहुपदन क्यों?

बहुपदन निम्न कारणों से आवश्यक होता है—

- (i) शाफ्ट की घूर्णन गति 30,000 rpm/min होती है जिससे शाफ्ट को हानि होती है तथा आउटपुट भी प्रभावित होती है।
- (ii) उच्च वेग जेट से टरबाइन ब्लेड को सुरक्षित करने के लिए।
- (iii) ऊर्जा की हानि को कम करने के लिए।
- (iv) टरबाइन के डिजाइन को सरल बनाने के लिए।

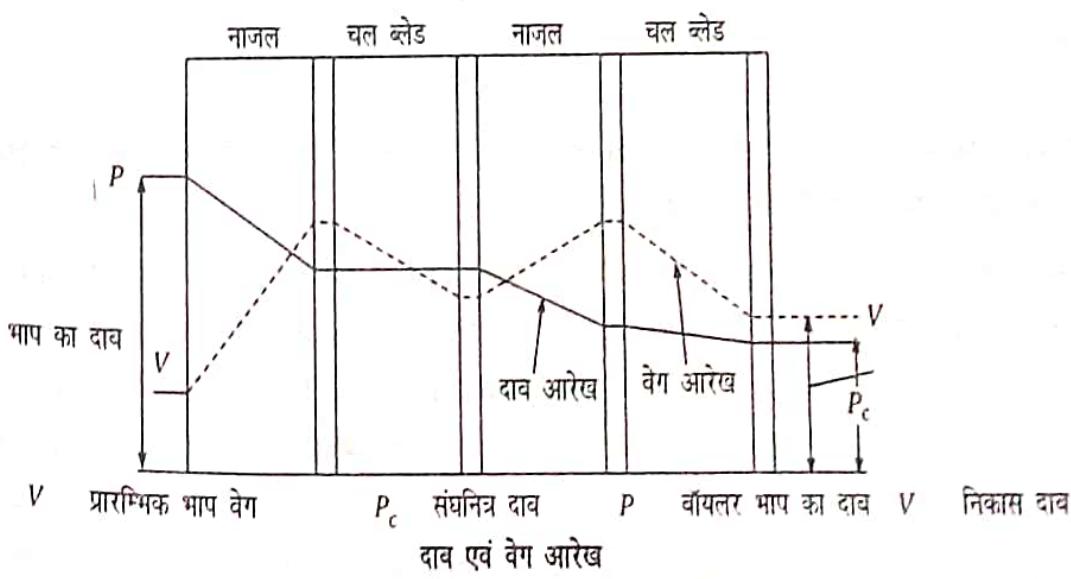
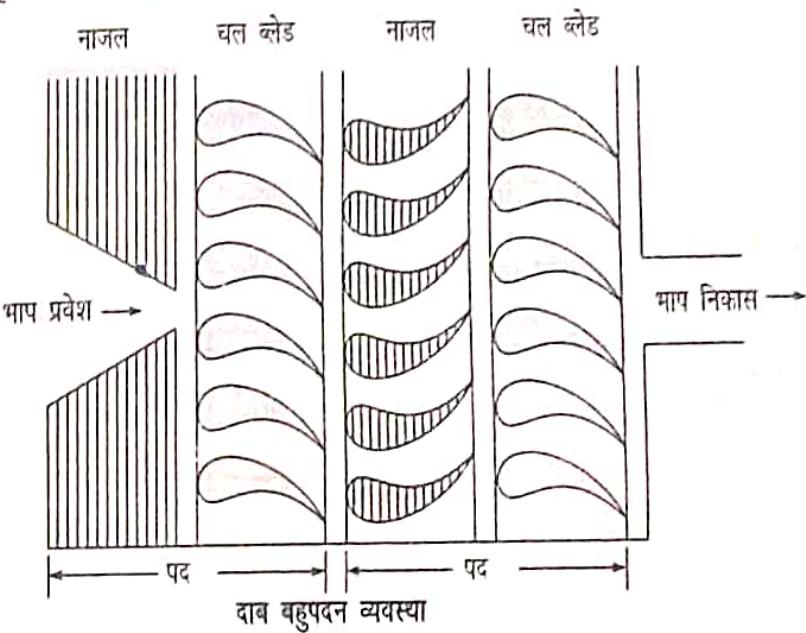
11.8. बहुपदन की विधियाँ

सामान्य चार विधियाँ प्रयोग की जाती हैं—

- दाब बहुपदन विधि (Pressure Compounding method)
- वेग बहुपदन विधि (Velocity Compounding method)
- संयुक्त दाब एवं वेग बहुपदन विधि (Combined pressure and velocity method)
- प्रतिक्रिया टरबाइन (Reaction turbine)

(i) दाब बहुपदन विधि—बहुपदन की इस विधि में भाप के दाब को विभिन्न चरणों में गिराया या घटाया जाता है। हम जानते हैं कि भाप प्रवाह स्थिर ब्लेडों से होता है जिससे उसकी गतिज ऊर्जा में वृद्धि होती है। यह सम्पूर्ण गतिज ऊर्जा इस्तेमाल नहीं हो पाती है। इसलिए हम प्रत्येक चल ब्लेड के आगे एक स्थिर नाजल लगा देते हैं। इस व्यवस्था को हम दाब बहुपदन विधि कहते हैं।

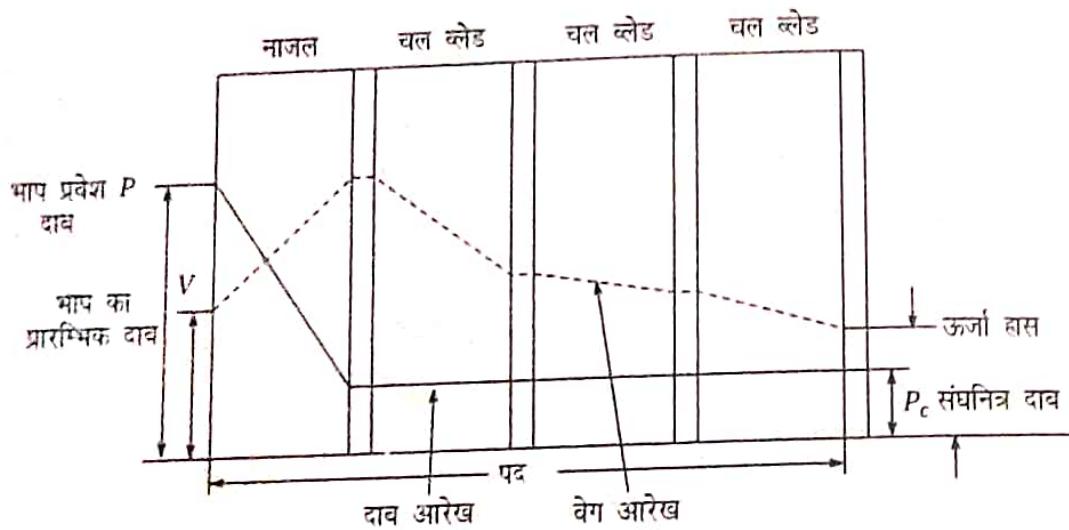
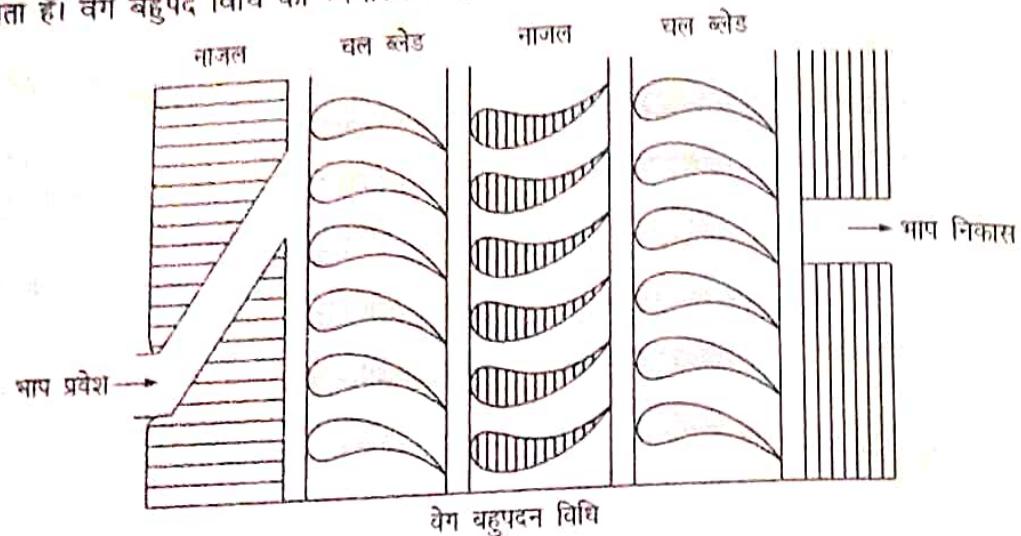
बहुपदन की इस विधि में हम नाजल की एक कतार में भाप को आंशिक रूप से प्रसारित कर चल ब्लेडों की कतार से प्रवाहित किया जाता है। चल ब्लेडों से निष्कासित भाप को नाजल की अगली कतार से प्रवाहित कर पुनः प्रसारित किया जाता है। इस प्रकार यह प्रक्रिया शृंखलावद्ध होती है।



चित्र 11.4

रेट्यू एवं जॉली (Rateau and Zolley) टरबाइन इस विधि का प्रयोग करते हैं। दाब बहुपदन विधि का व्यवस्थित आरेख चित्र 11.4 में दिया गया है।—

(ii) वेग बहुपदन विधि (Velocity Compounding Method)—वेग बहुपदन विधि में भाप की सम्पूर्ण गतिज ऊर्जा का प्रयोग हो जाता है। वेग बहुपद विधि का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



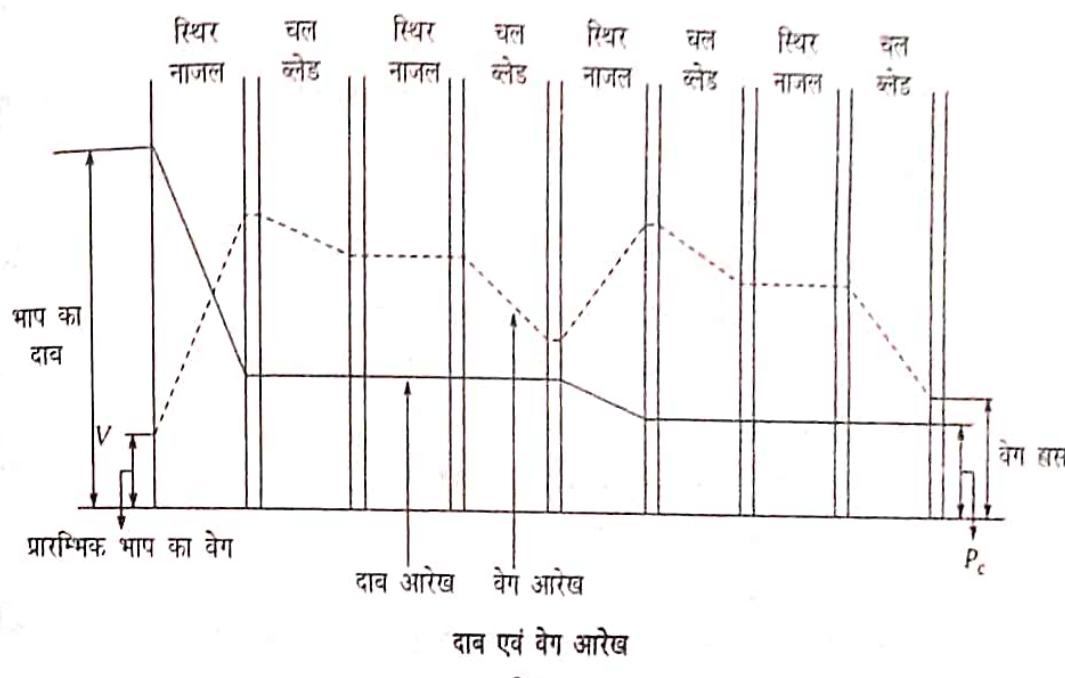
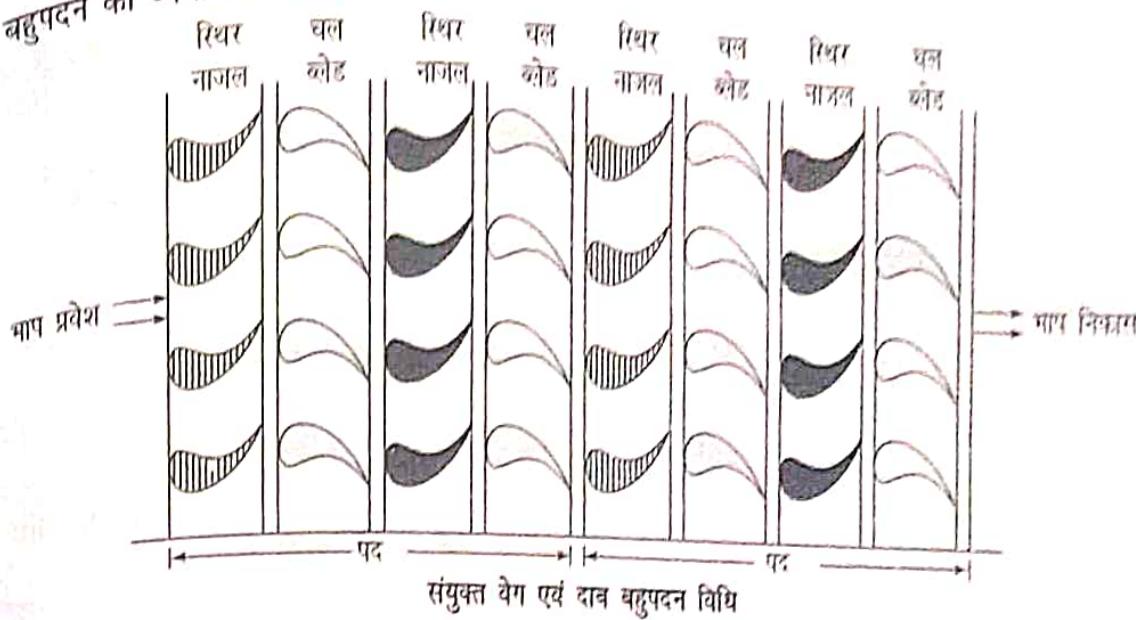
चित्र 11.5

इस विधि में वेग को विभिन्न चरणों में घटाया जाता है। हम जानते हैं कि वेग चल ब्लेडों में घटता है। इस विधि में चल ब्लेडों को शृंखलाबद्ध व्यवस्थित किया जाता है।

इस व्यवस्था में भाप बॉयलर से सर्वप्रथम नॉजल में प्रवेश करता है जहाँ इसका दाब घटता है तथा गतिज ऊर्जा बढ़ जाती है। यह उच्च वेग जेट चल ब्लेडों से प्रवाहित करते हैं जिससे उसकी गतिज ऊर्जा भी कम होने लगती है। चल ब्लेड के आगे ब्लेड लगे होते हैं जो गाइड ब्लेड की तरह कार्य करते हैं। यह भाप को सिर्फ दिशा प्रदान करते हैं बिना वेग परिवर्तन किए हुए। यह जेट चल ब्लेड में प्रवाहित होते हैं जिससे कार्य प्राप्त होता है। वेग में कमी के साथ इस प्रक्रम की पुनरावृत्ति होती है तथा हमें कार्य प्राप्त होता है।

कर्टिस टरबाइन वेग बहुपदन का उदाहरण है। इसकी कम लागत इसकी विशेषता है।

(iii) संयुक्त दाब एवं वेग बहुपदन (Combined Pressure and Velocity Compounding Method)—इस विधि में भाष्य का दाब एवं वेग दोनों को विभिन्न चरणों में पटाया जाता है, जिससे अधिक ये अधिक कार्य प्राप्त हो सकता है। इस व्यवस्था में रोटर की संख्या शृंखला में प्रयोग किया जाता है। बहुपदन का व्यवरित्ति आरेख निम्न है—



बहुपदन की इस विधि में प्रत्येक पद में नॉजल, चल ब्लेड एवं एक चल ब्लेड लगी होती है। दाब एवं वेग को प्रत्येक चरण में गिरावट होती है।

कर्टिस एवं मोरे (Curtiss and Morre) संयुक्त दाब एवं वेग बहुपदन विधि का उदाहरण है।

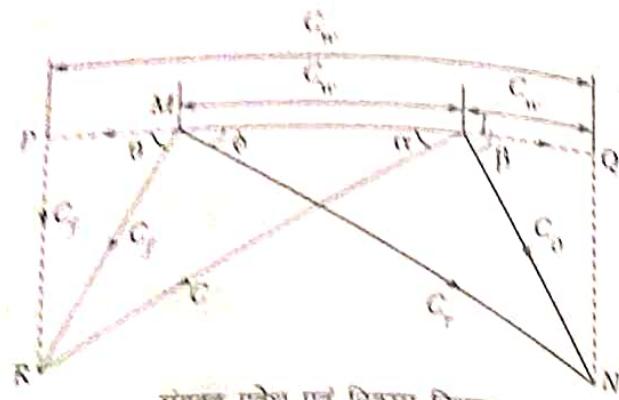
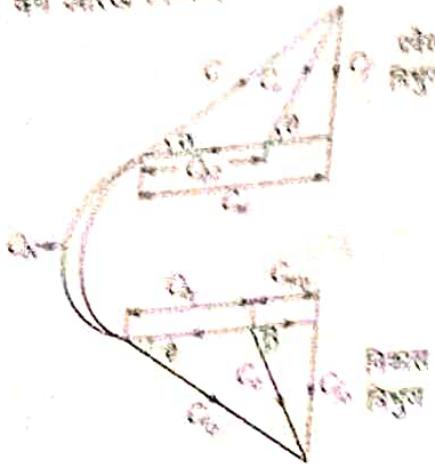
11.9. टरबाइन का वेग आरेख (प्रवेश एवं निकास त्रिभुज आरेख) (Velocity Triangle Turbine)

हम जानते हैं कि वेग एक सदिश राशि है, इसलिए इसे पेपर पर दर्शाया जा सकता है।

वेग त्रिभुज को निम्न प्रकार से परिभाषित किया गया है—

“यह वेग में परिवर्तन तथा दिशा में परिवर्तन का व्यवस्थित क्रमबद्ध आरेख है जो टरबाइन को पूर्ण रूप से परिभाषित करता है।”

क्षेत्र व्यापक है—



सिल 11.7

C_w = चल ब्लेड का रेखीय वेग (m/sec)

C_i = धाप का निरपेक्ष वेग चल ब्लेड पर प्रवेशित होते समय

C_o = धाप का निरपेक्ष वेग चल ब्लेड से निष्कासित होते समय

$C_{w\parallel}$ = ध्रुवीन वेग चल ब्लेडों के प्रवेश पर

= C_i का स्पर्शीय अवयव (Tangential component)

$C_{w\perp}$ = ध्रुवीन वेग चल ब्लेडों के निकास पर

= C_i प्रवेश पर प्रवाह वेग

C_B = प्रवेश पर प्रवाह वेग

= C_i का अक्षीय अवयव (Axial component)

$C_{B\parallel}$ = निकास पर धाप का प्रवाह वेग (C_o का अक्षीय अवयव)

$C_{B\perp}$ = प्रवेश पर धाप का सापेक्ष चल ब्लेडों पर

$C_{B\theta}$ = निकास पर धाप सापेक्ष वेग चल ब्लेडों पर

$C_{B\phi}$ = निकास पर धाप तापेक्ष वेग चल ब्लेडों पर

α = ध्रुव त्रि स्पर्श पर कोण जिस पर धाप C_i वेग से प्रवेश करती है,

इसे चाल कोण कहते हैं।

β = प्रवेश की तर्दा पर कोण जिस पर धाप C_o वेग से निष्कासित होती है।

θ = चल ब्लेडों का प्रवेश कोण

ϕ = चल ब्लेडों का निकास कोण

प्रकृति कर

(i) ध्रुव पर स्पर्शीय चल — धाप का द्रव्यमान \times त्वरण = धाप का द्रव्यमान/सेकण्ड \times वेग में परिवर्तन

$$= m_s (C_{w\parallel} - C_{w\perp})$$

(ii) प्रवेश पर अक्षीय चल = धाप का द्रव्यमान \times अक्षीय त्वरण

$$= m_s (C_B - C_{B\perp})$$

(iii) ब्लेड पर कार्य/सेकण्ड = चल \times दूरी /sec

$$= m_s (C_{w\parallel} - C_{w\perp}) \times C_B$$

(iv) पहिए पर शक्ति

$$\Rightarrow \frac{m_s C_w C_{bi}}{1000} \text{ kW}$$

$$C_w = C_{wi} + C_{wo}$$

(v) आरेख पर ब्लॉड दक्षता

$$\eta_B = \frac{\text{ब्लॉड द्वारा किया गया कार्य}}{\text{ब्लॉड को प्रदत्त ऊर्जा}} \\ = \frac{m_s (C_{wi} + C_{wo}) C_{bi}}{m \frac{C_i}{2}}$$

$$\eta_B = \frac{2m_s (C_{wi} + C_{wo}) . C_{bi}}{m C_i}$$

 (vi) प्रदत्त दक्षता = $\frac{\text{प्रति किया भाष्य द्वारा ब्लॉड पर कार्य}}{\text{प्रति किया भाष्य के लिए प्रदत्त ऊर्जा}}$

$$\eta_{stage} = \frac{C_{bi} \cdot (C_{wi} + C_{wo})}{h_1 - h_2}$$

(vii) नाजल दक्षता

$$= \frac{C_i^2}{2(h_1 - h_2)}$$

$$\therefore \eta_{stage} = \eta_{blade} \times \eta_{nozzle} = \frac{C_{bi} (C_{wi} + C_{wo})}{h_1 - h_2}$$

(viii) ब्लॉड वेग गुणांक

$$C_{ro} = K C_{ri}$$

K = ब्लॉड वेग गुणांक

11.10. प्रतिक्रिया टरबाइन का वेग आरेख

प्रतिक्रिया टरबाइन का वेग आरेख निम्न है चित्र 11.8—

प्रतिक्रिया टरबाइन में सापेक्ष वेग या तो नियत रहती है या तो घर्षण के कारण घटती रहती है।

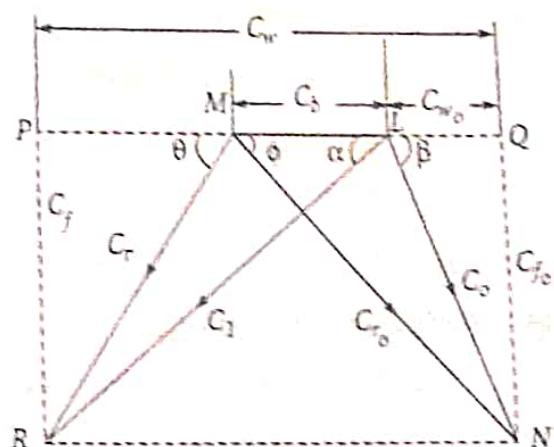
प्रतिक्रिया कोटि—यह चल ब्लॉड में ऊर्ध्वा को गिरावट तथा पद वेक्षण की गिरावट का अनुपात होता है। इसे R_d द्वारा प्रदर्शित करते हैं।

$$R_d = \frac{\Delta h_m}{\Delta h_f + \Delta h_m}$$

$$\Delta h_m = \frac{C_{ro}^2 - C_{ri}^2}{2}$$

$$\Delta h_f + \Delta h_m = C_{bi} \cdot (C_{wi} + C_{wo})$$

$$R_d = \frac{C_{ro}^2 - C_{ri}^2}{2C_{bi} (C_{wi} + C_{wo})}$$



चित्र 11.8

□ 11.11. टरबाइन की दक्षता

- (i) ब्लेड या आरेख दक्षता (Blade or Diagram Efficiency)—यह ब्लेड पर कार्य प्रति सेकण्ड तथा ब्लेड पर प्रवेशित ऊर्जा प्रति सेकण्ड का अनुपात होता है।
- (ii) पद दक्षता (Stage Efficiency)—यह किसी एक पद के साथ होने वाली नाजल में हानि या ब्लेड डायफ्राम पर हानियाँ तथा डिस्क में हानियों से सम्बन्धित हैं।

$$\eta_{stage} = \frac{\text{ब्लेड पर नेट कार्य - डिस्क पर हानि}}{\text{कुल रुद्धोष्य ऊष्मा प्रति पद}}$$

(iii) आंतरिक दक्षता (Internal Efficiency)

$$\eta_{internal\ efficiency} = \eta_{stage}$$

$$\eta_{IE} = \frac{\text{ऊष्मा कार्य में परिवर्तन}}{\text{कुल रुद्धोष्य ऊष्मा}}$$

(iv) सकल या टरबाइन दक्षता (Overall or turbine efficiency)

$$\eta_{overall} = \frac{\text{ऊष्मा के रूप में टरबाइन के अंत में कार्य प्रति किग्रा भाप}}{\text{कुल रुद्धोष्य ऊष्मा}}$$

□ 11.12. ब्लीडिंग प्रक्रम (Bleeding Process)

यह भाप के निष्कासन की प्रक्रिया है जिसके अंतर्गत हम भाप प्रवाह के दौरान कुछ मात्रा में भाप को निकालकर भाप जल को पूर्व भरण करने में प्रयोग करते हैं। इस प्रक्रम से संयंत्र की दक्षता में वृद्धि होती है, परन्तु उत्पादित शक्ति में हास होती है।

पूर्व भरण जल बॉयलर इम में प्रवेश कराया जाता है।

□ 11.13. भाप टरबाइनों का अधिनियंत्रण (Governing of Steam Turbine)

यह टरबाइन में प्रदान को जाने वालों भाप की मात्रा को इस प्रकार नियन्त्रित करने की विधि है, जिससे बदलते हुए भार के साथ भी टरबाइन की घूर्णन गति एक सीमा के भीतर स्थित रहे।

अधिनियंत्रण की आवश्यकता—अधिनियंत्रण निम्न कारणों से महत्वपूर्ण होता है—

- अधिकतम आउटपुट प्राप्त करने के लिए।
- विद्युत शक्ति की नियत आवृत्ति प्राप्त करने के लिए।
- रोटर को अधिक गति से टरबाइन की सुरक्षा के लिए।

■ अधिनियंत्रण की विधियाँ

मुख्यतः तीन विधियाँ प्रयोग की जाती हैं—

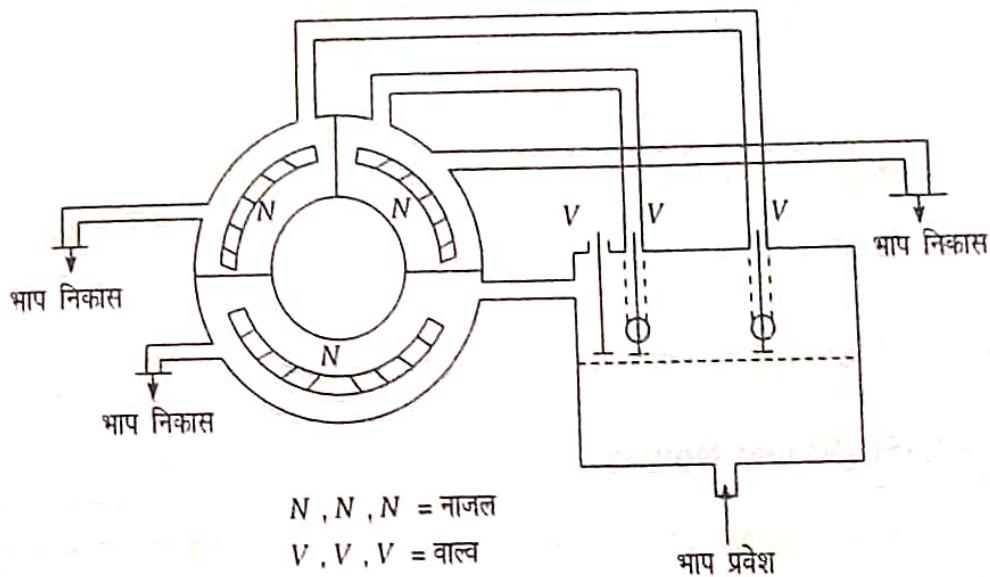
- थ्रॉटल अधिनियंत्रण (Throttle Governing)
- बाई-पास अधिनियंत्रण (Bypass Governing)
- नाजल अधिनियंत्रण (Nozzle Governing)

(i) थ्रॉटल अधिनियंत्रण (Throttle Governing)—इस अधिनियंत्रण का सिद्धान्त है कि जब भार में कमी होती है तब भाप के प्रवाह को टरबाइन के डिजाइन के अनुसार व्यवस्थित करना जिससे रोटर की गति अपनी निर्धारित सीमा में बनी रहे। इस विधि में भाप के प्रवाह को या भाप की मात्रा को दोहरे बीट वाल्व (Double Beat Valve) की सहायता से नियन्त्रित करते हैं।

जब टरबाइन अधिकतम भार पर होता है तो वाल्व A खुला होता है। जब टरबाइन का रोटर अपनी अधिकतम गति पर होता है तब दोहरे बीट वाल्व B भाप के प्रवाह को नियन्त्रित करता है। यह दोहरे बीट वाल्व तेल सर्वोमीटर द्वारा अभिकेन्द्रीय गवर्नर की सहायता से नियन्त्रित किया जाता है।

(ii) नाजल अभिनियंत्रण (Nozzle Governing)—अभिनियंत्रण की इस विधि में हम नाजल की सहायता से भाप के प्रवाह को नियन्त्रित करते हैं। नाजल की क्रियाविधि को रेगुलेटिंग वाल्व (Regulating valve) की सहायता से नियन्त्रित करते हैं।

व्यवस्था का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



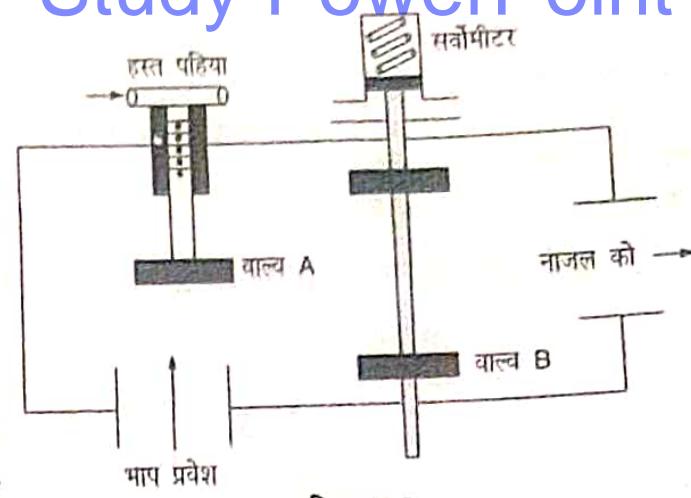
जब टरबाइन अधिकतम भार पर कार्य करता है तो सभी वाल्व खुले होते हैं। जब भार में परिवर्तन होता है तो नॉजल की सहायता के लिए वाल्व का खुलना एवं बंद होना संचालित होता है।

नाजल अभिनियंत्रण के लाभ-

निम्न दाब पर अधिक दक्ष होता है थ्रॉटल अभिनियंत्रण की तुलना में।

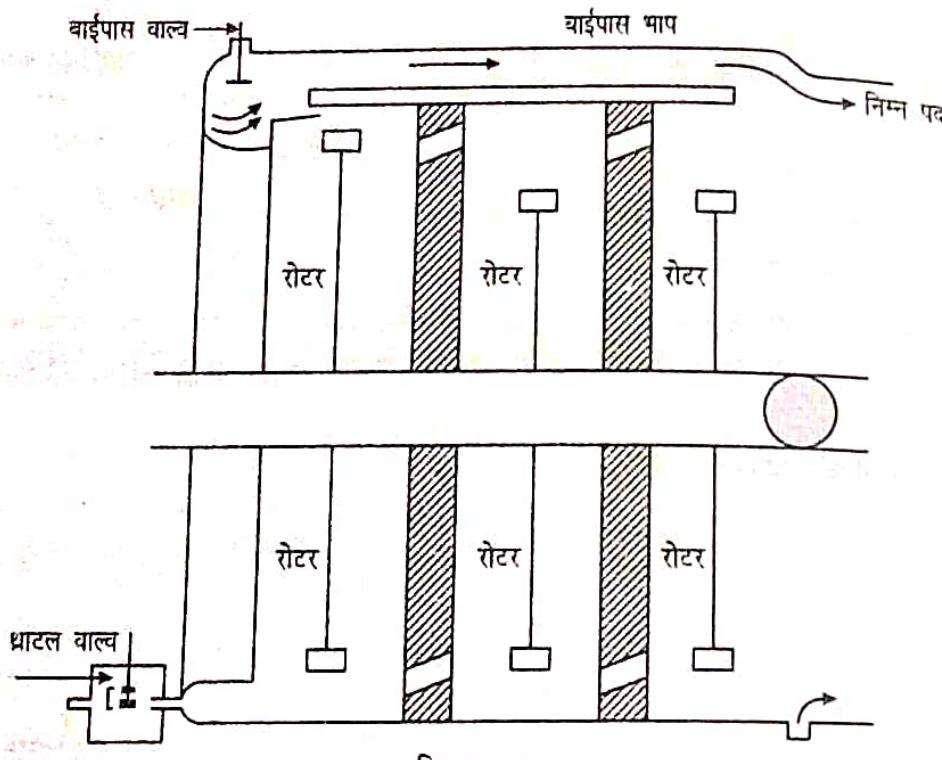
प्रथम चरण टरबाइन में भी प्रयोग किया जाता है।

आवेगी एवं आवेगी-प्रतिक्रिया टरबाइन में प्रयोग किया जाता है।



(iii) बाई-पास अधिनियंत्रण विधि (Bypass Governing Method)—टरबाइन को डिजाइन करते समय यह आवश्यक होता है कि जब वह कार्य करे तो भार मितव्यी हो। उच्च दाब टरबाइन में यह आवश्यक होता है कि भाप का प्रवाह सतत होता रहे। जब भार अधिकतम होता है तो अतिरिक्त भाप की आवश्यकता होती है। इस अतिरिक्त भाप की आपूर्ति के लिए बाई-पास वाल्व का प्रयोग करते हैं तथा नियमित भाप की पूर्ति के लिए थ्राटल वाल्व का प्रयोग करते हैं।

बाई-पास अधिनियंत्रण का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



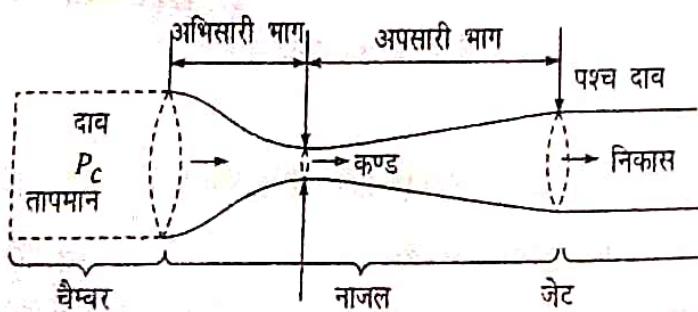
चित्र 11.11

प्रतिक्रिया टरबाइन में थ्राटल वाल्व तथा बाई-पास विधि दोनों का प्रयोग करते हैं।

□ 11.14. भाप नॉजल (Steam Nozzle)

नॉजल एक डब्ल्यू की संरचना होती है जिसकी सहायता से किसी द्रव प्रवाह का वेग बढ़ता है तथा दाब घटता है। डब्ल्यू का वह रूप जिसमें दाब बढ़ता है तथा वेग घटता है उसे डिफ्यूजर कहते हैं।

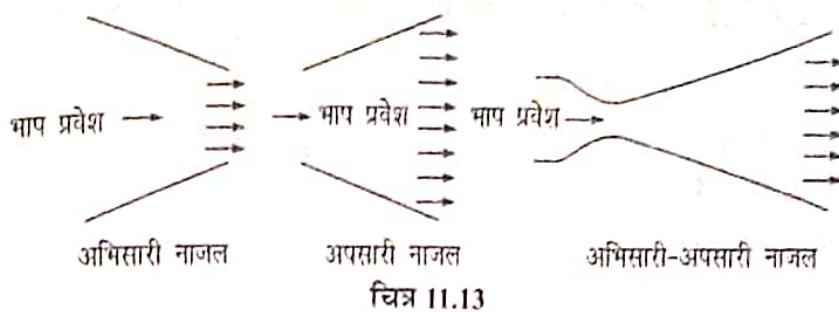
यह एक रास्तेनुमा परिवर्तनशील काट होती है जिसमें भाप की ऊर्ध्वीय ऊर्जा ऊर्जा में परिवर्तित होती है।



चित्र 11.12

भाप नाजल के प्रकार

- (i) अभिसारी नाजल (Convergent Nozzle)
- (ii) अपसारी नाजल (Divergent Nozzle)
- (iii) अभिसारी-अपसारी नाजल (Convergent-Divergent Nozzle)



11.15. भाप टरबाइन में हानियाँ

प्रमुख हानियाँ निम्नलिखित हैं—

- विभिन्न प्रकार के वाल्व में हानियाँ।
- गाइड ब्लेडों या स्थिर ब्लेडों में हानियाँ।
- चल ब्लेडों में हानियाँ।
- निकास वेग हानि।
- डिस्क एवं गाइड ब्लेड में घर्षण में हानि।
- रोटर एवं गाइड ब्लेड में हानि।
- आर्द्र भाप में हानि।
- निकास पाइपों में हानि।
- यान्त्रिक हानियाँ।
- लीकेज में हानियाँ, आदि।

B. भाप संघनित्र

11.16. परिचय

परिचय—संघनित्र एक ऐसी युक्ति है जो वाष्प को ठण्डा करके उसे संघनित करती है। वाष्प में उपस्थित ऊष्मा को जल द्वारा अवशोषित कर लिया जाता है। यह टरबाइन के निकास बिन्दु पर लगा होता है। टरबाइन में बची गीली भाप (दो अवस्था भाप) को संघनित्र में संघनित्र चूपक पम्प (Condensate Extracted Pump) द्वारा प्रवेश कराया जाता है। शीतलक जल की सहायता से वाष्प की ऊष्मा को अवशोषित करके उसे एक अवस्था वाली द्रव में परिवर्तित किया जाता है। यह द्रव पुनः पान जल के रूप में बॉयलर को प्रदान किया जाता है।

11.17. संघनित्र की महत्ता (Importance of Condenser)

हम जानते हैं कि प्रायोगिक रूप से ऐसा पम्प बनाना सम्भव नहीं है जो द्विअवस्था वाले कार्यकारी तरल को बॉयलर तक पम्प कर सके। टरबाइन द्वारा हमें गीली भाप (द्विअवस्था, भाप एवं जल के कण दोनों साथ में) प्राप्त होती है। अतः हमें एक ऐसी युक्ति की आवश्यकता होती है जो इस द्विअवस्था तरल को एक अवस्था में परिवर्तित कर वसके। संघनित्र के शीर्ष द्वारा यह सम्भव होता है।

संघनित्र की उपयोगिता निम्न कारणों द्वारा महत्वपूर्ण हो जाती है—

संघनित्र के अभाव में टरबाइन को भाप अपेक्षाकृत अधिक दाब या बॉयलर दाब से अधिक पर निष्कासित करना होता है। भाप का प्रसारण अपेक्षाकृत पहले ही रोकना पड़ता है जिससे टरबाइन का कार्य प्रभावित होता है। जल को प्रत्येक चक्र में उपचारित (Treatment) करना होता है जिससे जल उपचार लागत भी बढ़ जाती है।

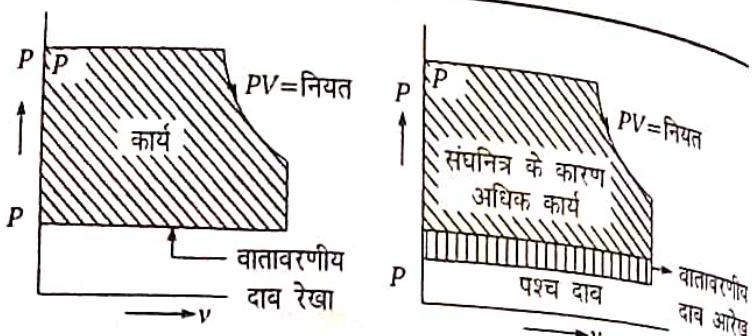
□ 11.18. संघनित्र शक्ति संयन्त्र तथा असंघनित्र शक्ति संयन्त्र द्वारा कार्य

हम जानते हैं कि शक्ति संयन्त्र में कार्य दाब आयतन आरेख द्वारा ज्ञात किया जाता है यदि अन्य परिचालन आँकड़ों को नियत मान लें तो।

चित्र द्वारा यह स्पष्ट है कि—

संघनित्र शक्ति संयन्त्र की तापीय दक्षता, असंघनित्र शक्ति संयन्त्र की तापीय क्षमता से अधिक हैं।

अतः किसी शक्ति संयन्त्र के लिए संघनित्र महत्वपूर्ण एवं आवश्यक होता है।



असंघनित्र शक्ति संयन्त्र द्वारा कार्य

चित्र 11.14

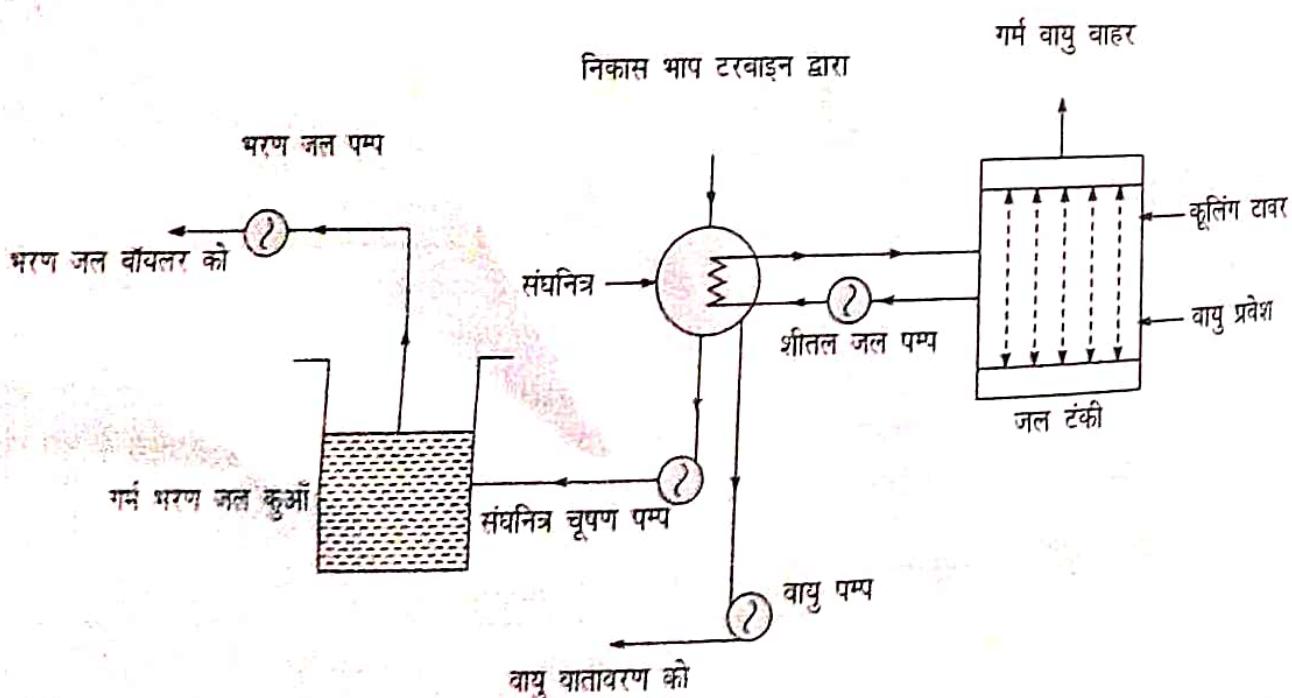
संघनित्र शक्ति संयन्त्र द्वारा कार्य

□ 11.19. संघनित्र के मुख्य अवयव

संघनित्र में मुख्यतः निम्न अवयव समायोजित होते हैं—

- संघनित्र (Condenser)
- शीतलक मीनार (Cooling Tower)
- ऊष्ण कूप (Hot Well)
- पम्प (Pump)
- ट्यूब एवं हेडर (Tubes and Header)

संघनित्र एवं उसके अवयव का व्यवस्थित आरेख निम्न है।



चित्र 11.15

11.20. संघनित्र का वर्गीकरण

संघनित्रों का वर्गीकरण भाप तथा जल के मिश्रित करने के आधार पर किया गया है—मुख्यतः दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

(a) प्रत्यक्ष या मिक्सिंग या प्रधार प्रकार के संघनित्र
(Direct or Mixing or Jet Type Condenser)

(b) अप्रत्यक्ष या नान मिक्सिंग या पृष्ठीय संघनित्र
(Indirect Contact or Non-mixing or Surface Condenser)

(a) अप्रत्यक्ष या मिक्सिंग या प्रधार प्रकार के संघनित्र (Direct or Mixing or Jet Type Condenser)—प्रत्यक्ष संघनित्र में टरबाइन द्वारा निष्कासित भाप तथा शीतलक जल एक-दूसरे से प्रत्यक्ष रूप से मिलते हैं। शीतलक जल को मुख्यतः फुहार (स्प्रे) के रूप में प्रयोग करते हैं। निष्कासित भाप का तापमान फुहार के साथ मिलकर कम हो जाता है। जल को फुहार के रूप में प्रयोग करने में कम मात्रा में जल की आवश्यकता पड़ती है तो ऊप्पा अंतरण दर भी बढ़ती है।
प्रधार संघनित्र मुख्यतः तीन वर्गों में विभाजित किया गया है—

- (i) समान्तर प्रवाह प्रधार संघनित्र (Parallel flow type jet condenser)
- (ii) विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र (Counter flow type jet condenser)
- (iii) निष्कासक संघनित्र (Ejector type jet condensor)

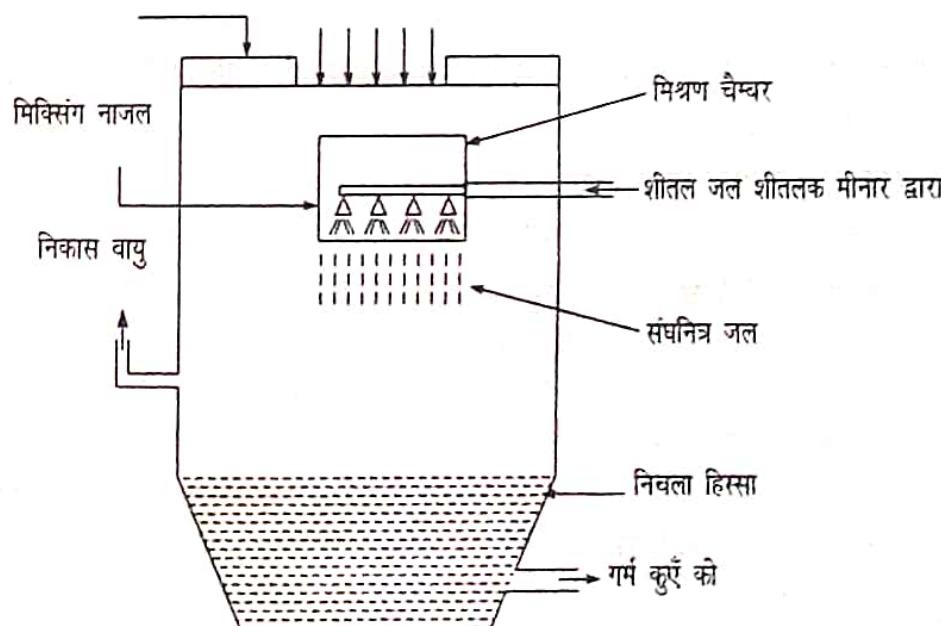
(i) समान्तर प्रवाह प्रधार संघनित्र (Parallel Flow Type Jet Condenser)—इस संघनित्र में वाष्प तथा शीतलक जल दोनों संघनित्र के ऊपरी सिरे से प्रवेश करते हैं तथा नीचे की ओर प्रवाहित होते हैं। संघनित्र जल संघनित्र के निचले हिस्से में एकत्र किये जाते हैं तथा पाइपों के माध्यम से उष्ण कूप (Hot well) को प्रदान किए जाते हैं।

मुख्य अवयव

- वाष्प स्रोत (Steam inlet)
- शीतलक जल स्रोत (Cooling water inlet)
- नॉजल या वितरक (Nozzle or distributor)

निकास भाप टरबाइन द्वारा

वाष्प टरबाइन एवं संघनित्र का जोड़



चित्र 11.16—समान्तर प्रवाह प्रधार संघनित्र (Parallel Flow type Jet condensor)

- मिक्सिंग चैम्बर (Mixing chamber)

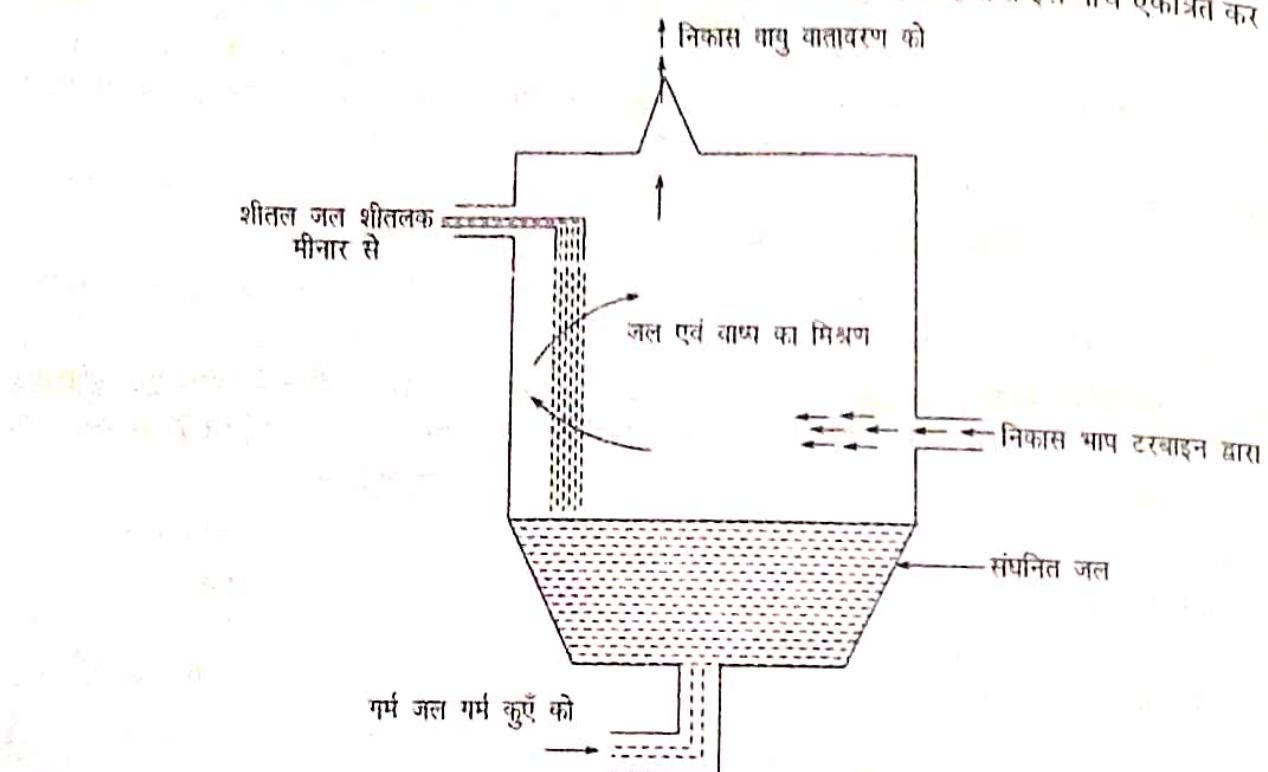
- ऊपरा कूप (Hot well)

यह मुख्यतः दो प्रकार की होती है—

(a) निम्न स्तर समान्तर प्रवाह प्रधार संघनित्र

(b) उच्च स्तर समान्तर प्रवाह प्रधार संघनित्र

(ii) विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र (Counter Flow Jet Condenser)—विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र में निष्कासित वायर तथा शीतलक जल की दिशा दोनों विपरीत होती है। वायर नीचे से ऊपर की ओर प्रवाहित होती है तथा शीतलक जल ऊपर से नीचे की ओर प्रवाहित होता है। संघनित्र के बीच में वायर तथा जल का मिश्रण होता है तथा इसे नीचे एकत्रित कर लिया जाता है।



चित्र 11.17-विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र (Counter Flow type Jet Condensor)

वायर तथा जल के विपरीत दिशा के कारण इसे विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र कहा गया।

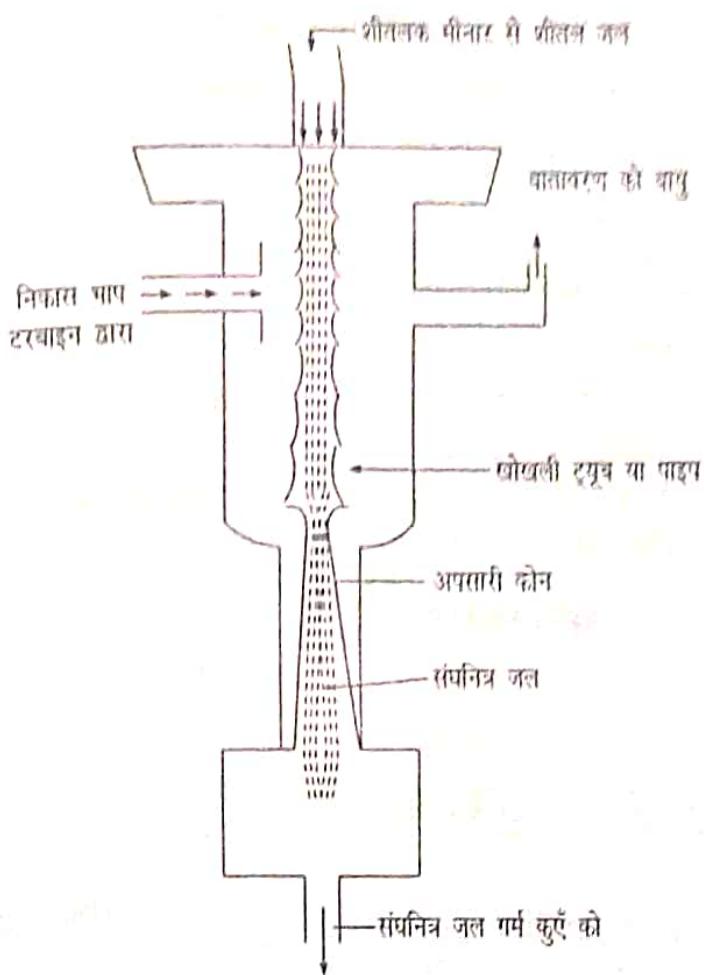
यह मुख्यतः दो प्रकार का होता है—

(i) निम्न स्तर विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र।

(ii) उच्च स्तर विपरीत प्रवाह प्रधार संघनित्र।

(iii) निष्कासक संघनित्र (Ejector Type)—टरबाइन में वची आर्द्ध भाप तथा शीतलक जल स्रोत से (शीतलक तालाब या पीनार) शीतल जल को एक खोखली ट्यूब में मिक्स करते हैं। शीतल जल को 5-6 m ऊँचाई से शृंखलावाली अभिसारी नॉजल (Convergent nozzle) द्वारा प्रवाहित किया जाता है। प्रत्येक नॉजल से निकलने पर जल की गति बढ़ती जाती है तथा दाब कम होता जाता है। नीचे की ओर घटते दाब के कारण जल स्वतः नीचे की ओर खींचने लगता है।

एकतरफा वाल्व (Non-return valve) के माध्यम से वायर इस शीतल जल में प्रवेश करती है तथा संघनन होती है। मिश्रण नीचे की ओर बढ़ते हुए एक अपसारी नॉजल (Divergent) में प्रवेश करता है जिससे इसकी गतिज ऊर्जा दाव ऊर्जा बदल जाती है तथा दाव वायरमण्डलीय दाव से कुछ ज्यादा हो जाता है जिससे संघनित्र भाप एवं जल का मिश्रण आसानी से होता है तथा गर्म जल ऊपरा कूप में निष्कासित हो जाता है।



चित्र 11.18-निकासन संघनित्र (Electrot type condensor)

(b) अप्रत्यक्ष या नान-मिक्सिंग या पृष्ठ संघनित्र (Indirect or Non-mixing or Surface Condenser)—पृष्ठ संघनित्र में वाप्स तथा शीतल जल दोनों एक-दूसरे के सम्पर्क में नहीं आते हैं। ऊपर का अंतरण संवहन के द्वारा होता है। शीतलक जल को नलियों में प्रवाहित करते हैं तथा निकासित भाप को इन नलियों के ऊपर प्रवाहित करते हैं। संवहन के कारण वाप्स का तापमान कम होता है और शीतल जल का तापमान बढ़ जाता है।

■ संघनित्र के मुख्य भाग

- खोल (Shell)
- चादरें (Covered plates)
- जल नलिकाएँ (Water tubes)
- ट्यूब प्लेट (Tube plate)
- जल कक्ष (Water box)
- बैफल प्लेट (Baffle plate)
- ऊर्ण कूप (Hot well)

संघनित्र को वाप्स प्रवाह की दिशा, जल नलियों की व्यवस्था तथा संघनित्र चूपण पम्प की स्थिति के आधार पर निम्न तीन वर्गों में वर्गीकृत किया गया है—

(i) अधोप्रवाह पृष्ठ संघनित्र (Down flow surface condenser)

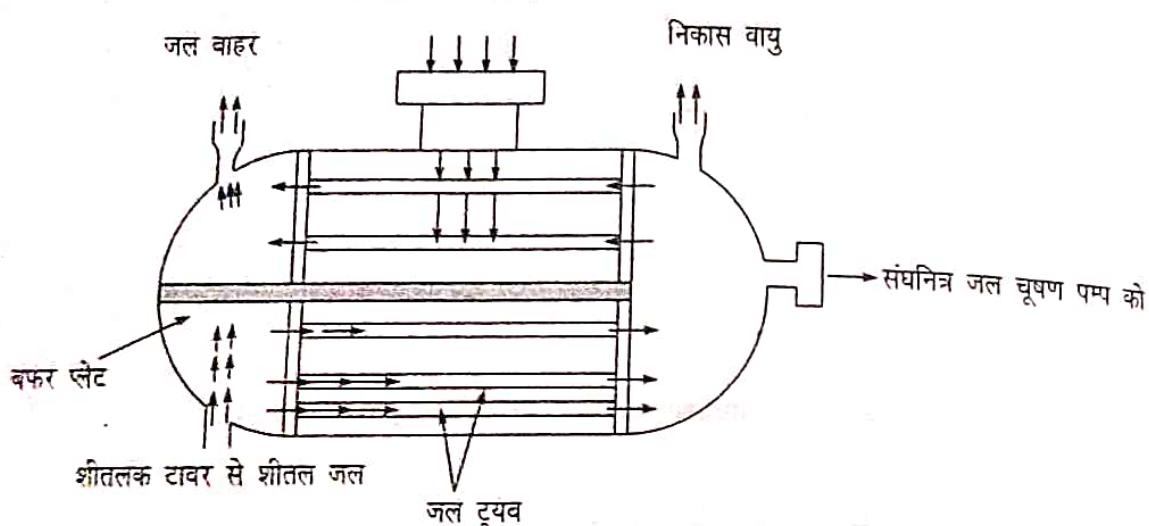
(ii) केन्द्रीय प्रवाह या पुनर्योजी संघनित्र (Central flow or regenerative surface condenser)

(iii) वाष्पक संघनित्र (Evaporative condenser)

(i) अधोप्रवाह पृष्ठ संघनित्र (Down Flow Surface Condenser)—इस संघनित्र में भाप ऊपर से नीचे की ओर बहती है। जल संघनित्र के निचले अर्द्ध भाग की नलिकाओं में एक ही दिशा में प्रवाहित होते हुए ऊपर अर्द्ध भाग में इसकी प्रवाह की दिशा विपरीत हो जाती है तथा बाहर आ जाती है।

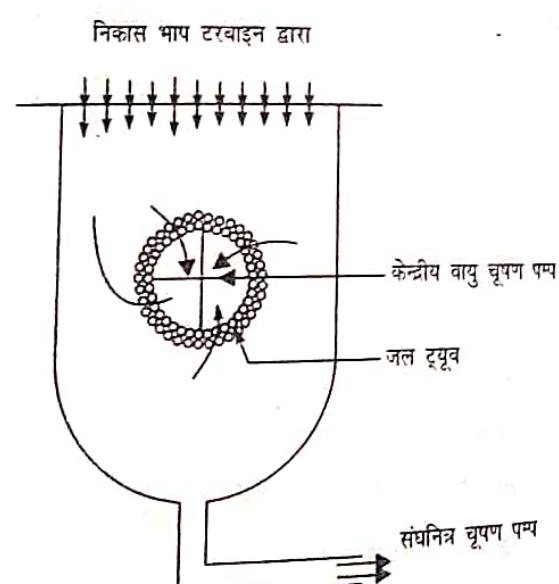
(ii) केन्द्रीय प्रवाह या पुनर्योजी संघनित्र (Central Flow or Regenerative Condenser)—इसमें भाप खोल की परिधि के चारों तरफ सभी दिशाओं में एक साथ प्रवेश करती है। पम्प के द्वारा वायु संघनित्र के केन्द्र से बाहर निकाली जाती है। भाप बाहर परिधि में प्रवेश कर नलिकाओं के जाल के ऊपर से बहते हुए संघनित्र होकर त्रिज्यीय दिशा में जाल के केन्द्र की ओर प्रवाहित होती है। कुछ भाप आगे बहते हुए तल के जल में मिलती है जिससे संघनित्र जल पूर्वतापित हो जाता है तथा भरण पम्प की सहायता से बॉयलर खोल में प्रवेश करता है। संघनित्र केन्द्र से वायु पम्प की सहायता से बाहर निकाली जाती है।

निकास भाप टरवाइन को



चित्र 11.19—अधोप्रवाह पृष्ठ संघनित्र (Down flow Surface Condenser)

(iii) वाष्पक संघनित्र (Evaporative Condenser)—इस संघनित्र में मुँड़ी नलियों का प्रयोग किया जाता है। वाष्प को इन मुँड़ी नलियों में प्रवाहित किया जाता है तथा शीतल जल पम्प की सहायता से इन नलियों पर फुहार के रूप में गिराया जाता है। साथ ही इन नलियों के ऊपर से वायु भी प्रवाहित की जाती है जिससे संघनन दर भी बढ़ जाती है। अतिरिक्त ऊष्मा अंतरण के लिए पंखों का भी प्रयोग किया जाता है।



चित्र 11.20—केन्द्रीय प्रवाह पृष्ठ संघनित्र
(Central Flow Condenser)

11.21. प्रधार तथा पृष्ठ संघनित्रों में अंतर

| क्रमसं० | प्रधार संघनित्र | पृष्ठ संघनित्र |
|---------|--|---|
| 1. | वाष्प तथा शीतल जल एक साथ मिलाए जाते हैं। कम क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है। | वाष्प तथा शीतल जल एक साथ मिलाए नहीं जाते हैं। अधिक क्षेत्रफल की आवश्यकता होती है। |
| 2. | कम शीतल जल की आवश्यकता होती है। | अधिक शीतल जल की आवश्यकता होती है। |
| 3. | वायु पम्प को अधिक शक्ति दी जाती है। | वायु पम्प को कम शक्ति दी जाती है। |
| 4. | जल को पम्प करने के लिए कम शक्ति की आवश्यकता पड़ती है। | जल को पम्प करने के लिए अधिक शक्ति की आवश्यकता पड़ती है। |
| 5. | संयन्त्र का डिजाइन सरल होता है। | संयन्त्र का डिजाइन कठिन होता है। |
| 6. | निम्न क्षमता वाले संयन्त्र के लिए उपयुक्त है। | उच्च क्षमता वाले संयन्त्र के लिए उपयुक्त है। |
| 7. | उत्पादन लागत कम होती है। | उत्पादन लागत अधिक होती है। |
| 8. | संयन्त्र की दक्षता कम होती है। | संयन्त्र की दक्षता अधिक होती है। |
| 9. | दो पम्प की आवश्यकता होती है। | तीन पम्प की आवश्यकता होती है। |
| 10. | उच्च शीतलन दर होती है। | निम्न शीतलन दर होती है। |
| 11. | | |

11.22. संघनित्र में वायु स्रोत (Air Source in Condenser)

मुख्य स्रोत निम्नलिखित हैं—

- वातावरण द्वारा (वातावरण द्वारा वायु संघनित्र खोल से प्रवाहित की जाती है।)
- बॉयलर द्वारा भाष के साथ वायु प्रवाहित की जाती है।

जल संचरण के साथ भी वायु प्रवाहित की जाती है।



■ संघनित्र में वायु लीकेज के प्रभाव-

वायु लीकेज के मुख्य प्रभाव निम्नलिखित हैं—

- (i) तापीय दक्षता को कम करता है।
- (ii) शीतल जल की आवश्यकता बढ़ जाती है।
- (iii) ऊष्मा स्थानान्तरण दर घट जाती है।
- (iv) क्षरण बढ़ जाता है।

11.23. संघनित्र में प्रयुक्त प्रमुख पद

(i) निर्वात (Vacuum)—इसे सब-वातावरणीय दाब भी कहते हैं। यदि किसी बिन्दु पर दाब, वायुमण्डलीय से कम हो तथा गेज द्वारा मापा गया दाब शून्य से कम अर्थात् ऋणात्मक हो तो इस दाब को निर्वात् या निर्वात् दाब कहते हैं।

अधिकतम निर्वात प्राप्त करने की विधि—

वायु पम्प की सहायता से।

वाष्प वायु इंजेक्टर की सहायता से।

वायुरोधी जोड़ों द्वारा।

(i) निर्वात दक्षता (η_{vacuum}) — यह वास्तविक निर्वात तथा आदर्श निर्वात का अनुपात है।

$$\eta_{vacuum} = \frac{\text{वास्तविक निर्वात}}{\text{आदर्श निर्वात}}$$

$$\eta_{vacuum} = \frac{P_b - P_t}{P_b - P_s}$$

P_b = वातावरणीय दाब (Atmospheric Pressure)

P_t = संघनित्र का कुल दाब

$$= P_a + P_s$$

P_s = संघनित्र में धाप का सतही दाब

P_a = संघनित्र में धाप का आंशिक दाब

(ii) संघनित्र दक्षता ($\eta_{condenser}$) — इसे निम्न प्रकार से परिभासित किया गया है—

$$\eta_c = \frac{\text{शीतलक जल के निकास एवं प्रवेश पर तापमानों में अन्तर}}{\text{संघनित्र में प्रवेशित धाप तथा प्रवेशित जल के तापमानों में अन्तर}}$$

$$\eta_c = \frac{t_{wo} - t_{wi}}{t_s - t_{wi}}$$

t_{wo} = जल का निकास पर तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

t_{wi} = जल का प्रवेश पर तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

t_s = प्रवेशित धाप का तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

(iii) संघनित्र के लिए आवश्यक शीतल जल की मात्रा की गणना—
पृष्ठ संघनित्र के लिए

$$m_w = \frac{m_s \left(h_f + \frac{xh_{fg}}{C_{pw}} - t_c \right)}{t_{wo} - t_{wi}}$$

जहाँ m_w = शीतल जल की आवश्यकता मात्रा (kg में)

h_f = ज्वेय ऊर्घा (kJ/kg)

x = शुष्कता भित्रता

h_{fg} = गुप्त ऊर्घा (kJ/kg)

t_c = संघनित्र तरल का तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

C_{pw} = शीतलन जल की विशिष्ट ऊर्घा (kJ/kg K)

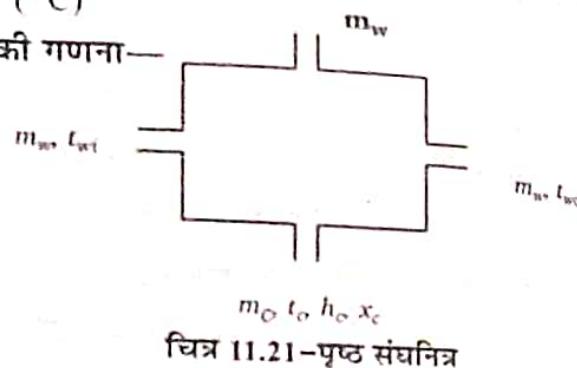
t_{wo} = निर्गमित शीतलन जल का तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

t_{wi} = प्रवेशित शीतलन जल का तापमान ($^{\circ}\text{C}$)

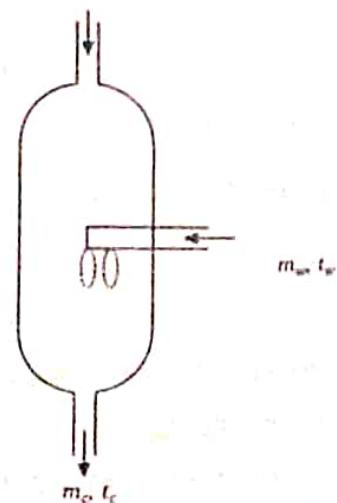
m_s = प्रवेशित धाप की मात्रा (kg में)

प्रधार संघनित्र के लिए

$$m_w = \frac{m_s (h_f + xh_{fg} - C_{pw}t_{wo})}{C_{pw}(t_{wo} - t_{wi})}$$



चित्र 11.21—पृष्ठ संघनित्र



चित्र 11.22—प्रधार संघनित्र

(iv) शीतलक सतह क्षेत्र

पृष्ठ संघनित्र के शीतलक सतह क्षेत्र की गणना निम्न समीकरण से की जाती है—

जहाँ

$$A = \pi d l n$$

d = ट्यूब की व्यास

l = ट्यूब की लम्बाई

n = संघनित्र ट्यूबों की संख्या

□ 11.24. वायु पम्प (Air Pump)

वायु पम्प एक ऐसा उपकरण है जो संघनित्र खोल के अंदर निर्वात बनाए रखता है। यह संघनित्र का प्रमुख अवयव माना जाता है।

वायु पम्प को दो वर्गों में वर्गीकृत किया गया है—

(i) शुष्क वायु पम्प—यह पम्प संघनित्र से केवल वायु को हटाता है।

(ii) आर्द्र वायु पम्प—यह पम्प संघनित्र से वायु एवं वाष्प दोनों को हटाता है।

वायु पम्प का कार्य—

संघनित्र से वायु को हटाता है तथा आवश्यक निर्वात बनाए रखता है।

संघनित्र से चूपण वातावरणीय दब (Suction atmospheric pressure) तक बनाए रखता है।

संघनित्र से वाष्प को हटाता है।

वायु पम्प के प्रकार-

- इडवर्ड पम्प या पश्चात्र पिस्टन या बकेट पम्प
- घुमाऊ पम्प
- वाष्प जेट वायु पम्प या इंजेक्टर वायु पम्प
- आर्द्र जेट पम्प

□ 11.25. शीतलक मीनार (Cooling Tower)

उन संघनित्रों जहाँ पर वाष्प के शीतलन के लिए आवश्यक शीतलक जल की उपलब्धता नहीं होती है वहाँ बन्द परिपथ का निर्माण किया जाता है। शीतलक जल को पुनः ठण्डा करने के उद्देश्य से लकड़ी या सीमेन्ट या मिट्टी के बने मीनार का उपयोग किया जाता है जिसे हम शीतलक मीनार कहते हैं।

क्रियाविधि—संघनित्र से बाहर आने वाले गर्म शीतलन जल को मीनार के ऊपरी भाग से फुहार के रूप में छिड़का जाता है। जल को ठण्डा करने के लिए वायु मीनार के आधार पर ऊपर की ओर (जल प्रवाह की दिशा के ठीक विपरीत दिशा में) अथवा एक दीवार से दूसरी दीवार की ओर (जल प्रवाह की दिशा के लम्बवत् दिशा में) प्रवाहित की जाती है। वायु जल से ऊपर लेकर उसे ठण्डा करते हुए मीनार के बाहर वायुमण्डल में चली जाती है तथा ठण्डे जल को मीनार के निचले भाग पर एकत्रित करके शीतलन जल पम्प के माध्यम से पुनः संचारित किया जाता है।

● शोतृक प्रवात के प्रकार

शोतृक प्रवात से पुष्टया निप्प आवार एवं बांधीक होकर किया जाता है—

(a) पदार्थ के उपयोग के आधार पर—

- लकड़ी के द्वारे शोतृक प्रवात

- कोहरे के द्वारे शोतृक प्रवात

- ध्वनि के द्वारे शोतृक प्रवात

(b) वायु प्रवात के आधार पर—

- प्राकृतिक प्रवात (Natural Draught) शोतृक मीनार तंत्र—यह मुख्यतः वीन प्रवात का होता है।

- फुहार मीनार (Spray Tower)

- पैकेड बेड मीनार (Packed Bed Tower)

- अग्नि अवकलनिक मीनार (Hyperbolic Tower)

- यांत्रिक या कृत्रिम प्रवात (Mechanical or Artificial Draught)

- बाह्यित प्रवात (Forced Draught)

- ब्रैन्सि प्रवात (Induced Draught)

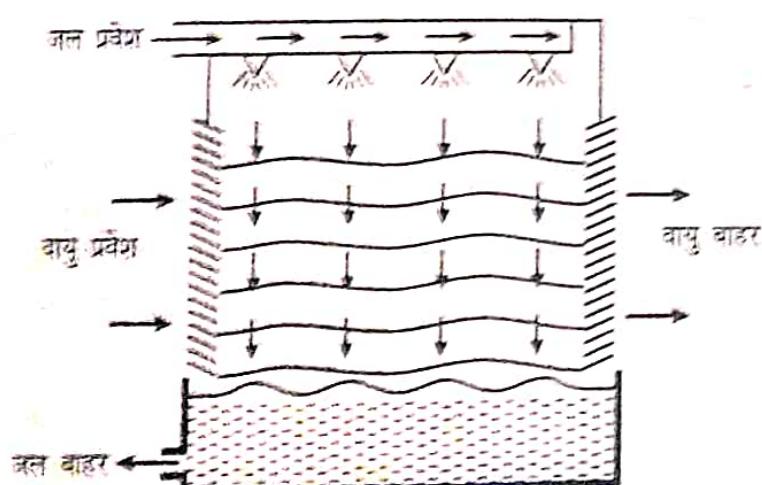
यह दो ग्रन्थों में विभाजित है—

- ग्रन्ति प्रवात (Counter Flow)

- तिरछा प्रवात (Cross Flow)

प्राकृतिक प्रवात से मीनार

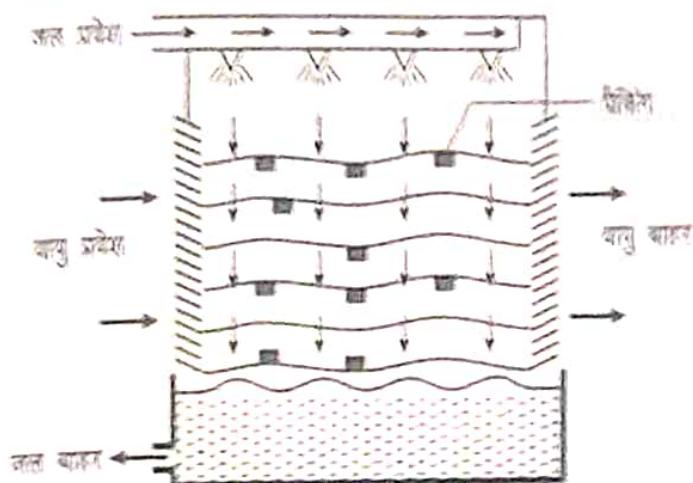
इन मीनारों की दक्षता अत्यन्त कम होती है, उसलिए उन्हें आधुनिक संवनियों में इस्तेमाल नहीं किया जाता है। इन मीनारों में वायु का प्रवाह प्राकृतिक तरीके से होता है।



चित्र 11.23—प्राकृतिक प्रवात फुहार मीनार

प्राकृतिक प्रवात पैकेड बेड मीनारे

इनको क्रियाविधि फुहार मीनार (Spray tower) की तरह ही होती है। पैकिंग की सहायता से जल को छोटे-छोटे कणों में विभाजित किया जाता है जिसमें ऊपरा अंतरण दर बढ़ जाती है।

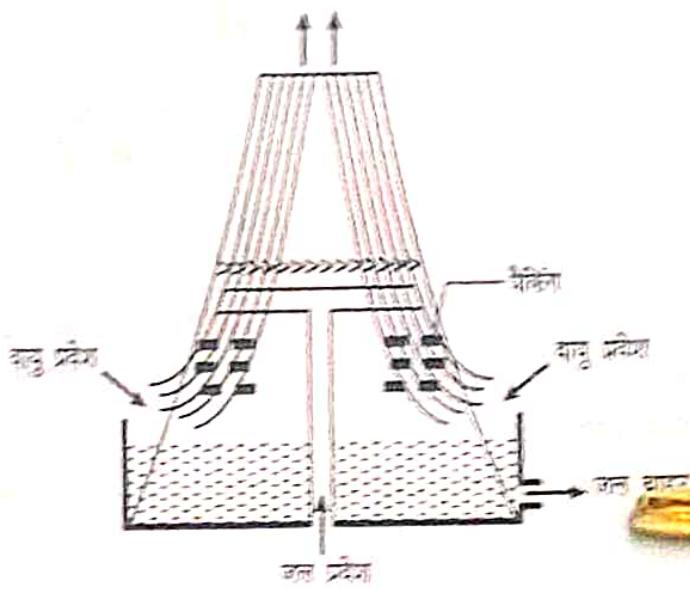


चित्र 11.24—प्राकृतिक प्रवात फैले मीनार

अतिपरवलयिक प्राकृतिक प्रवात मीनारे

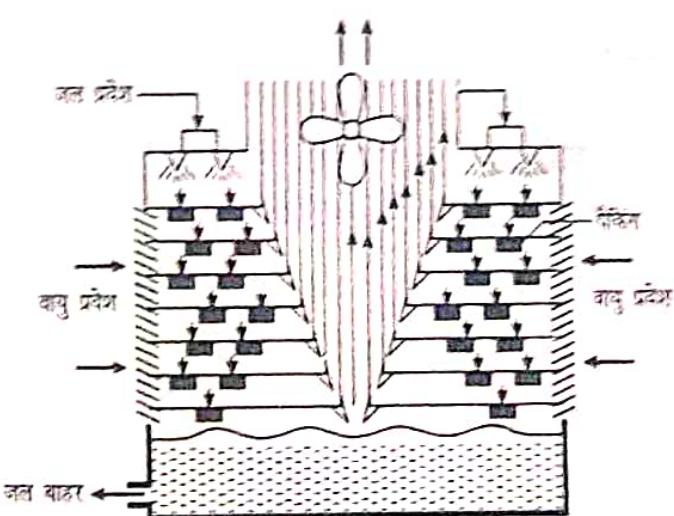
इसकी संरचना अति परवलयिक व्यवात की होती है तथा इम्फ्रेट और कंक्रीट पदार्थों से निरक्षर बन देता है। अधार से ऊपर की ओर अनुमस्य क्षेत्र वृद्धकार होता है जिसमें प्राकृतिक प्रवात प्राप्त होता है। मीनार के कंदर उपर का पौर्णिंग लगी होती है।

वायु वाहक



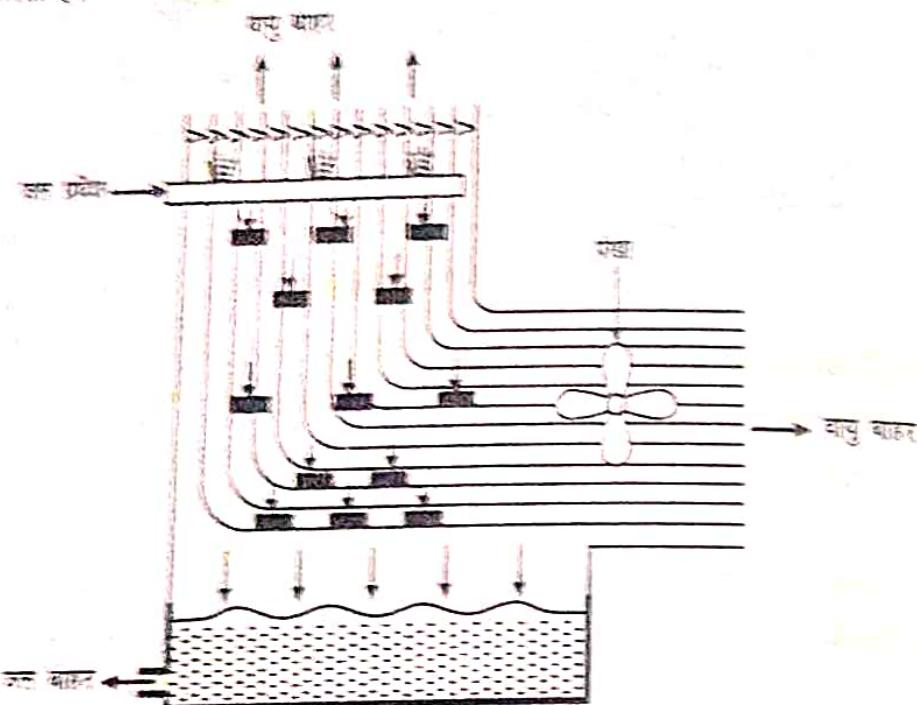
चित्र 11.25—अतिपरवलयिक प्राकृतिक प्रवात मीनार

वायु वाहक



चित्र 11.26—प्रेरित प्रवात तिरछा प्रवाह मीनार

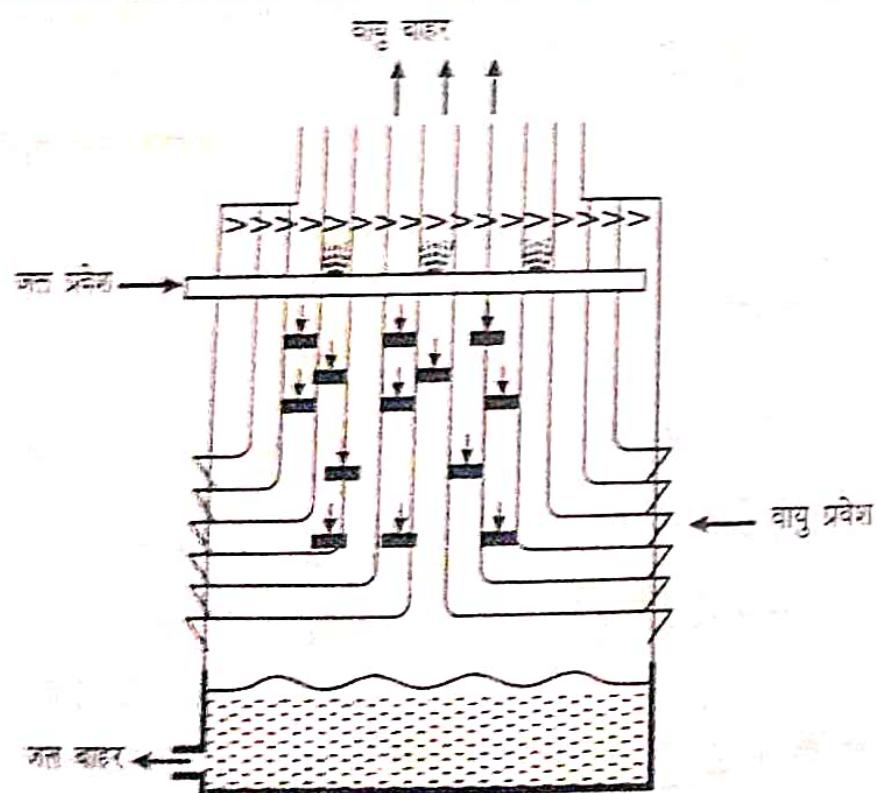
सुखोहन स्वास्थ्य फैनर (Suchohan Strengthener)



અનુભૂતિક પ્રગતિ વિના

इन्ड्यूड ड्रॉट काउंटर फ्लो टावर (Induced Draught Counter Flow Tower)

इसके बाद नेतृत्व की छठ फूल लगा होता है जो बाहु की पार्श्व के निरन्तर की विपरीत दिशा में खोचता है।



चित्र 11.28-प्रेरित प्रवात प्रति प्रवाह मीनार

शोलक मीनार को प्रभावित करने वाले घटक

- जलु का तापमान
- जलु को आदेता
- गर्म वायु का तापमान
- मीनार को साइज एवं ऊँचाई
- मीनार में प्लेट एवं ट्यूब को व्यवस्था
- जलु प्रवेश का बेग
- शोलक मीनार में प्रवृक्ष उपसाधन।

|| सारांश ||

भाषा संघनित्र—वह उपकरण जो भाषा को संघनित्र कर उसको उष्णा को बहर निकालकर उसे जल में प्रवाहित करता है।

भाषा संघनित्र के अवयव

- संघनित्र
- शोलक मीनार
- गर्म कुआँ
- यम्प

● ट्यूब एवं हेडर

समान्तर प्रवाह प्रधार संघनित्र

इस संघनित्र में वाष्प एवं शोलक जल दोनों एक-दूसरे के समान्तर दिशा में प्रवाहित होते हैं।

विपर्यंत्र प्रवाह प्रधार संघनित्र

इस संघनित्र में वाष्प एवं शोलक जल दोनों एक-दूसरे के विपर्यंत्र दिशा में प्रवाहित होते हैं।

निष्कासक संघनित्र

इस संघनित्र में टरबाइन में बची आद्रे भाषा तथा शोलक जल स्रोत से शोलक जल को एक ट्यूब में मिक्स करते हैं। शोलक जल को शृंखलावद्ध अभिसारी नॉजल द्वारा प्रवाहित किया जाता है।

अधोप्रवाह पृष्ठ संघनित्र

इस संघनित्र में जल नलियों के केन्द्र में एक वायु चूपण पम्प लगा होता है जिसकी सहायता से वाष्प को शोलक किया जाता है।

वाष्पक संघनित्र

इस संघनित्र में मुँड़ी नलियों का प्रयोग किया जाता है। वाष्प को इन नलियों में प्रवाहित किया जाता है तथा शोलक जल ये दुहरे के रूप में पम्प की सहायता से इन नलियों पर प्रवाहित किया जाता है।

निर्वात दक्षता-

$$\eta_V = \frac{P_b - P_t}{P_b - P_s}$$

संघनित्र दक्षता

$$\eta_c = \frac{T_{wo} - T_{wi}}{T_s - T_{wi}}$$

- चायु पम्प-

यह संधनिक खोल में निर्वात उत्पन्न करने के लिए प्रयोग किया जाता है।

इसे दो तर्गों में बर्गीकृत किया गया है—

- आर्ड चायु पम्प

- शुष्क चायु पम्प

- शीतलक नीनार

इसका प्रयोग शीतल जल को प्रदत्त करने के लिए प्रयोग किया जाता है।

- भाप टरबाइन—यह एक प्राथमिक चालक है जो बॉयलर से प्राप्त भाप की उच्च दाब ऊर्ध्वीय ऊर्जा को यांत्रिक कर्जों में परिवर्तित करता है।

भाप टरबाइन के मुख्य अवयव

- वेसिंग या कन्टेनर

- शाफ्ट

- ब्लेड (चल एवं अचल)

- भाप प्रवेश एवं निकास द्वार

- भाप नाजल

- रोटर

- गवर्नर वाल्व या नियन्त्रक वाल्व

- बियरिंग

- ग्लैण्ड

- जनरेटर

आवेगी टरबाइन

- इस टरबाइन में सम्पूर्ण दाब में गिरावट अचल ब्लेडों में होती है तथा बने जेट को चल ब्लेडों पर प्रवाहित करते हैं जिससे घूर्णन प्राप्त होता है।

प्रतिक्रिया टरबाइन

- टरबाइन में लगे ब्लेड भाप की दिशा परिवर्तन करते हैं जिससे भाप की गतिज ऊर्जा भी परिवर्तित हो जाती है। जब यह परिवर्तन प्रतिक्रिया बल के कारण होता है, तब यह प्रतिक्रिया टरबाइन कहलाते हैं।

बहुपदन की विधियाँ

- दाब बहुपदन विधि

- वेग बहुपदन विधि

- संयुक्त दाब एवं वेग बहुपदन विधि

वेग त्रिभुज आरेख—यह टरबाइन में गति में परिवर्तन तथा दिशा में परिवर्तन को प्रदर्शित करता है। इसका उपयोग भण्डल को पूर्व गर्फ करने में किया जाता है।

भाप नाजल—यह एक रास्तेनुमा काट होती है जिससे भाप की ऊर्ध्वीय ऊर्जा गतिज ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है।

भाप नाजल के प्रकार

(i) अभिसारी नाजल

(ii) अपसारी नाजल

(iii) अभिसारी-अपसारी नाजल

भाप टरबाइन एवं भाप संधनित्र

भाप टरबाइन का अभिनियन्त्रण

- यह भाप टरबाइन के घूर्णन को नियन्त्रित करने के लिए प्रयोग किया जाता है। तीन प्रकार के अभिनियन्त्रण प्रयोग किए जाते हैं—
- प्लाटल अभिनियन्त्रण
- बाई-पास अभिनियन्त्रण
- नज़ल-अभिनियन्त्रण

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. एक प्रधार संधनित्र में आवश्यक शीतल जल की मात्रा की गणना कीजिए यदि 2400 kg/hr एक वाप का संघनन करना हो। शीतल जल का प्रवेश तापमान 16°C है तथा संधनित्र के अंदर निर्वात 71 cm Hg है। वातावरणीय दाब 76 cm Hg तथा वाष्प की गुप्त ऊष्मा 2400 kJ/kg दिया है।

हल : प्रश्नानुसार,

$$m_s = 2400 \text{ kg/hr}$$

$$m_s = \frac{2400}{3600} \text{ kg/hr}$$

$$m_s = 0.6667 \text{ kg/sec}$$

$$t_{wi} = 16^\circ \text{ C}$$

संधनित्र में निरपेक्ष दाब

$$= P_b - P_t$$

$$= 76 - 71$$

$$= 5 \text{ cm}$$

$$1 \text{ cm पारा} = \frac{101325}{76} \text{ बार}$$

$$5 \text{ cm पारा} = \frac{101325}{76} \times 5$$

$$= 0.067 \text{ बार}$$

भाप सारणी से 0.067 बार दाब पर—

$$t_{sat} = 38^\circ \text{ C} = t_{wo} = t_c$$

हम जानते हैं कि—

$$m_w = \frac{m_s \left(t_f + \frac{x h_{fg}}{c_{pw}} - t_c \right)}{t_{wo} - t_{wi}}$$

$$m_w = \frac{0.6667 \left(38 + \frac{1 \times 2400}{4.18} - 38 \right)}{38 - 16}$$

$$m_w = 17.4 \text{ kg/hr}$$

$$m_w = 17.4 \times 60 \text{ kg/min}$$

$m_w = 1044 \text{ kg/min}$

Ans.

उदाहरण 2. एक वाष्प शक्ति संयन्त्र में आवश्यक शीतल जल की गणना कीजिए यदि दक्षता 200 kW है तथा 10 kW/hr प्रयोग किया जाता है। संघनित्र भाप का तापमान 37°C तथा दाब 0.1 bar है। यदि शीतल जल का प्रधेश तापमान 20°C तथा निकास तापमान 35°C क्रमशः है। भाप को शुष्क एवं संतुप्त मानिए।

हल : दिया है—

$$x = 1 t_{wv} = 35^\circ\text{C}$$

$$t_{wi} = 20^\circ\text{C}$$

$$t_c = 37^\circ\text{C}$$

$$\text{संयन्त्र दक्षता} = 200 \text{ kW}$$

$$\text{भाप दर} = 10 \text{ kW/hr}$$

0.1 bar दाब पर भाप सारणी से—

$$h_f = 1918 \text{ kJ/kg}$$

$$h_{fg} = 2392.9 \text{ kJ/kg}$$

$$h_g = 2584.8 \text{ kJ/kg}$$

हम जानते हैं कि—

$$m_w = \frac{h_f + x h_g - C_{pw} t_c}{C_{pw}(t_{wv} - t_{wi})}$$

$$m_w = \frac{(1918 + 1 \times 2392.9 - 4.18 \times 37)}{4.18(35 - 20)}$$

हमें ज्ञात है—

$$\text{कुल भाप दर} = \text{संयन्त्र क्षमता} \times \text{भाप दर/घण्टा}$$

$$= 200 \times 10$$

$$= 2000 \text{ kg/hr}$$

$$\text{कुल शीतल जल प्रति घण्टा} = 38.76 \times 2000 \text{ kg/hr}$$

$$= 77520 \text{ kg/hr}$$

Ans.

उदाहरण 3. भाप संघनित्र में भाप का तापमान 36°C तथा बैरोमीटर 760 mm दर्शाता है। यदि निर्वात 695 mm हो तो निर्वात दक्षता ज्ञात कीजिए।

हल : 36°C तापमान पर भाप सारणी से—

$$P_s = 0.0595 \text{ bar}, \quad P_s = \frac{0.0595}{0.001333} \text{ mm Hg}$$

$$P_s = 44.64 \text{ mm Hg}$$

$$\text{अधिकतम निर्वात} = 760 - 44.64 = 715.36 \text{ mm Hg}$$

$$\begin{aligned} \text{निर्वात दक्षता} &= \frac{\text{वास्तविक निर्वात}}{\text{अधिकतम निर्वात}} \\ &= \frac{695}{715.36} \times 100 \end{aligned}$$

$$\eta_p = 97.15\%$$

Ans.

उदाहरण 4. एक भाष्य टर्बोजेट जनरेटर 100 kW शक्ति 13.6 kg भाष्य/kwh का प्रयोग करके उत्पन्न करती है। यदि भाष्य का निकास दब 0.14 bar है तथा 680.4 kg शीतल जल/मिनट संघनित्र में प्रयोग की जाती है तो शुष्क अनन्त जल कीजिए यदि गर्म कुएँ का तापमान 35°C हो तथा शीतल जल का प्रवेश एवं निकास तापमान 15.6°C तथा 32.2°C हो।

हल : हम जानते हैं कि

भाष्य द्वारा ऊष्मा में हानि = शीतल जल द्वारा ऊष्मा की प्राप्ति

$$100 \times m_s [x h_{fg} + C_{pw} (t_s - t_h)] = m_w \times C_{pw} \times (t_{wo} - t_{wi}) \quad \dots(A)$$

0.14 bar पर भाष्य सारणी से—

$$t_s = 52.6^\circ\text{C}$$

$$h_{fg} = 2376.6 \text{ kJ/kg}$$

$$m_s = 13.6 \text{ kg/kwh}$$

$$t_{wi} = 15.6^\circ\text{C}$$

$$t_{wo} = 32.2^\circ\text{C}$$

$$m_w = 680.4 \text{ kg/min} \Rightarrow 680.4 \times 60 \text{ kg/hr}$$

$$t_h = 35^\circ\text{C}$$

उपरोक्त मानों को समीकरण (A) में रखने पर—

$$\begin{aligned} 100 \times 13.6 [x \times 2376.6 + 4.184 \times (52.6 - 35.0)] \\ = 680.4 \times 60 \times 4.184 \times (32.2 - 15.6) \end{aligned}$$

$$x = 0.846$$

Ans.

उदाहरण 5. डी-लावल टरबाइन में भाष्य को नाजल से गुजारा जाता है जिसका वेग 1200 m/sec है। टरबाइन में नाजल कोण 20° है। मध्य ब्लेड वेग 400 m/sec है तथा ब्लेड का प्रवेश एवं निकास कोण बराबर है। यदि m_s /घण्टा = 1000 kg हो तो निम्न की गणना कीजिए—

- (i) ब्लेड कोण
- (ii) ब्लेड पर भाष्य प्रवेश का सापेक्ष वेग
- (iii) ब्लेड पर स्पर्शीय बल
- (iv) शक्ति
- (v) ब्लेड दक्षता

मान लीजिए $k = 0.8$

हल— दिया है,

$$C_i = 1200 \text{ m/sec}$$

$$\alpha = 20^\circ$$

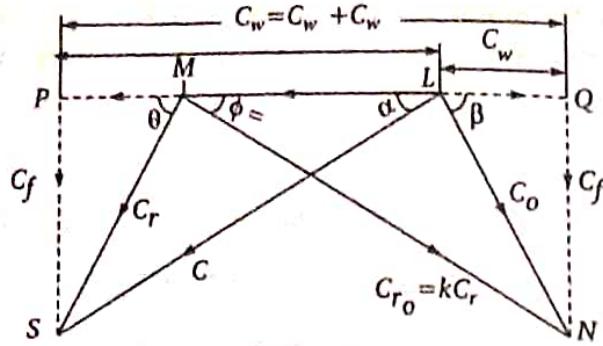
$$C_{bi} = 400 \text{ m/sec}$$

$$Q = \phi \text{ (प्रश्नानुसार)}$$

$$k = 0.8$$

$$m_s = 1000 \text{ kg/hr}$$

प्रवेश एवं निकास वेग आरेख (ΔLMN एवं ΔLMS)



चित्र 11.29

आरेख से,

$$LM = C_{bi} = 400 \text{ m/sec}$$

$$LS = c_i = 1200 \text{ m/sec}$$

$$\alpha = 20^\circ$$

आरेख में मापन द्वारा

$$\theta = 30^\circ$$

$$MS = 830 \text{ m/sec} = C_{r1}$$

$$C_{r2} = kC_{r1} = 0.8 \times 830$$

$$C_{r2} = 664 \text{ m/sec}$$

निकास त्रिभुज से,

- $MN = C_{ro} = 664 \text{ m/sec}$
- $L \perp QN$
- Δ पूरा हो गया है।

(i) ब्लेड कोड θ, ϕ

$$\theta = \phi = 30^\circ$$

(सममित त्रिभुज से)

(ii) $C_{r1} = MS$

$$C_{r1} = 830 \text{ m/sec}$$

(iii) स्पर्शीय बल

$$\begin{aligned} &= m_s (C_{wi} + C_{wo}) \\ &= \frac{1000}{60 \times 60} \times (1310) \end{aligned}$$

$$= 363.8 \text{ N}$$

$$C_{wi} + C_{wo} = 1310$$

(iv) शक्ति

$$P = m_s (C_{wi} + C_{wo}) C_{bi}$$

$$= \frac{1000}{60 \times 60} \times \frac{1310 \times 400}{1000} \text{ kW}$$

$$P = 145.52 \text{ kW}$$

$$(v) \text{ ब्लेड दक्षता } \eta_{bl} = \frac{2C_{bl} \cdot (C_{wi} + C_{wo})}{C_i^2}$$

$$\eta = \frac{2 \times 400 \times 130}{(1200)^2}$$

$$\eta = 72.8\%$$

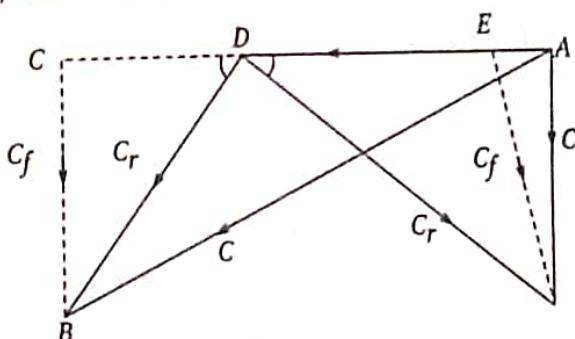
उदाहरण 2. एक एकल घरण आवेगी टरबाइन नाजल द्वारा जुड़ा है जिसका कोण 18° , नाजल द्वारा भाष का प्रवेश वेग 300 m/sec तथा ब्लेड का पथ्य वेग 144 m/sec है। यह ज्ञात है कि ब्लेड पर प्रवेश कोण 3° ज्यादा है निकास कोण से तथा ब्लेड पर सापेक्ष वेग 0.84 गुना ज्यादा है प्रवेश सापेक्ष वेग से। को आरेख बनाइए। यदि उत्पादित शक्ति 500 kW है तो भाष का ग्रन्थमान/सेकण्ड ज्ञात कीजिए। घर्षण में हानि को नगण्य मानिए।
हल— दिया है, $C_i = 300 \text{ m/sec}$, $\beta_2 = \beta_1 - 3$

$$P = 500 \text{ kW}$$

$$u = 144 \text{ m/sec}, K = 0.81$$

$$\alpha_1 = 18^\circ, C_{r_o} = KC_r$$

माना $1 \text{ cm} = 50 \text{ m/sec}$, तब वेग आरेख—



चित्र 11.30

आरेख से,

$$\beta_1 = 32^\circ, \beta_2 = \beta_1 - 3$$

$$\beta_2 = 32^\circ - 3^\circ$$

$$\beta_2 = 29^\circ$$

निकास वेग आरेख से,

$$CE = 4.33 \text{ cm}$$

$$C_w = 4.33 \times 60 \text{ m/sec}$$

$$C_w = 260 \text{ m/sec}$$

हम जानते हैं कि

$$P = \frac{m_s u C_w}{1000},$$

$$m_s = \frac{1000 \times P}{u \times C_w}$$

$$m_s = \frac{1000 \times 580}{144 \times 260}$$

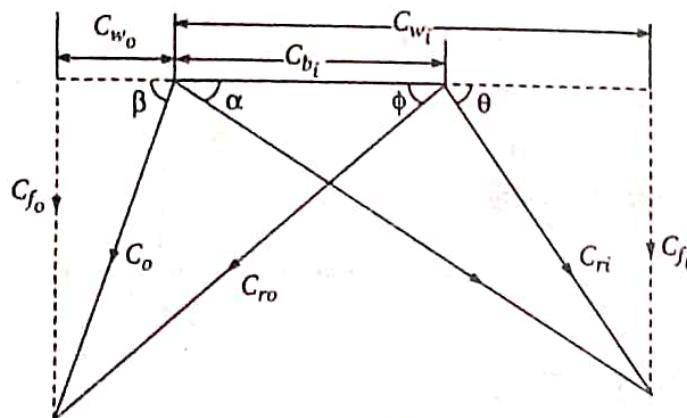
$$m_s = 13.35 \text{ kg/sec}$$

उदाहरण 3. आवेगी टरबाइन के परीक्षण के दौरान आँकड़े प्राप्त होते हैं—

- | | |
|---------------------------------|---|
| (a) ब्लेड का वेग = 250 m/sec | (b) नाजल में हानि = 600 kW = ΔH |
| (c) $k = 0.85$ | (d) नाजल कोण = 20° |
| (e) $m_s = 3.75 \text{ kg/sec}$ | (f) $\phi = 30^\circ$ |

वेग आरेख द्वारा निम्न की गणना कीजिए—

- | | | |
|-----------------------|-------------|-------------------|
| (i) प्रवेश ब्लेड कोण, | (ii) शक्ति, | (iii) आरेख दक्षता |
| हल— वेग आरेख से, | | |



चित्र 11.31

$$C_{bi} = 250 \text{ m/sec}$$

$$C_{wi} = 44.72 \times \sqrt{k \times \Delta H}$$

$$C_{wi} = 44.72 \sqrt{0.85 \times 600}$$

$$C_{wi} = 1010 \text{ m/sec}$$

$$C_{wi} + C_{wo} = 1010 + 250$$

$$C_{bi} = C_{wo}$$

$$C_w = 1260$$

$$\theta = 26^\circ$$

- (i) आरेख से,

- (ii)

$$P = \frac{m_s (C_{wi} + C_{wo}) \times C_{bi}}{1000} \text{ kW}$$

$$P = \frac{3.75 (1010 + 250) \times 250}{1000} \text{ kW}$$

$$P = 1181.25 \text{ kW}$$

(iii)

$$\eta_{\text{diagram}} = \frac{2(C_{wi} + C_{wo}) \times C_{bi}}{C_i^2}$$

$$= \frac{2 \times 1260 \times 250}{(1110)^2}$$

$$\boxed{\eta = 51.13\%}$$

Ans.

उदाहरण 4. एक एकल चरण आवेगी टरबाइन से निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं—

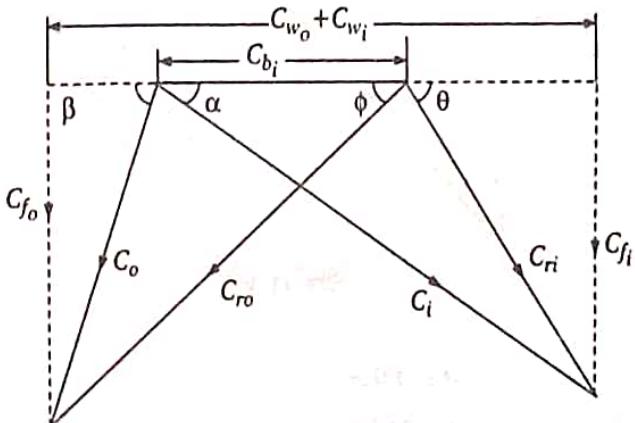
$$C_i = 1200 \text{ m/sec}, \quad \alpha = 20^\circ$$

$$C_{bi} = 300 \text{ m/sec}, \quad \beta = 40^\circ$$

$$m_s = 4.0 \text{ kg/sec}, \quad \phi = 25^\circ$$

उपरोक्त आँकड़ों से k तथा ' η_{diagram} ' का मान ज्ञात कीजिए।

हल— उपरोक्त आँकड़ों से वेग आरेख—



चित्र 11.32

$$C_{wi} = C_{wo} = 1500 \text{ m/sec}$$

$$C_{ri} = 930 \text{ m/sec}$$

$$C_{ro} = 740 \text{ m/sec}$$

$$(i) K = \frac{C_{ro}}{C_{ri}} = \frac{740}{930}$$

$$\boxed{K = 0.975}$$

Ans.

$$(ii) \eta_{\text{diagram}} = \frac{2(C_{wi} + C_{wo}) \times C_{bi}}{C_i^2}$$

$$= \frac{2 \times 1500 \times 300}{1200^2}$$

$$\boxed{\eta_{\text{diagram}} = 62.5\%}$$

Ans.

उदाहरण 5. एकल चरण प्रतिक्रिया टरबाइन से निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं—

(i) ब्लेड का व्यास = 0.9 m

(ii) टरबाइन की गति = 3000 rpm

(iii) धारा प्रवेश पर विरपेक्ष वेग = 300 m/sec

(iv) मिकास ब्लेड कोण = $20^\circ C$

(v) धारा का द्रव्यमान/सेकण्ड = 10 kg/sec

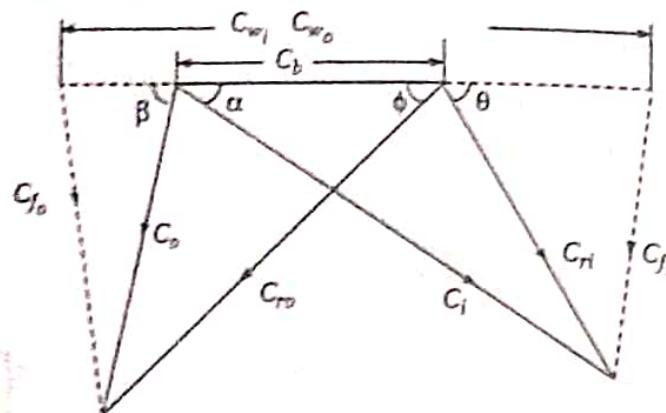
निम्न की गणना कीजिए—

(a) प्रवेश ब्लेड कोण

(b) स्पर्शीय बल

(c) उत्पादित शक्ति

हल— प्रतिक्रिया टरबाइन का वेग आरेख—



चित्र 11.33

दिया है,

$$d = 0.9 \text{ m}$$

$$N = 3000 \text{ rpm}$$

$$C_i = 300 \text{ m/sec} = C_{r0}$$

$$\alpha = \phi = 20^\circ$$

$$m_s = 10 \text{ kg/sec}$$

हम जानते हैं कि

$$C_b = \frac{\pi DN}{60}$$

$$C_b = \frac{\pi \times 0.9 \times 3000}{60}$$

$$C_b = 141.37 \text{ m/sec}$$

ब्लेड से, $C_{w1} + C_{w0} = 420 \text{ m/sec}$

(i) $\boxed{\theta = 39^\circ}$

(ii) स्पर्शीय बल

$$= m_s (C_{w1} + C_{w0})$$

$$= 10 \times 420$$

$$\boxed{= 4200 \text{ N}}$$

(iii) $P = \frac{m_s (C_{w1} + C_{w0}) \times C_{bi}}{1000} \text{ kW}$

$$= \frac{10 \times 420 \times 141.37}{1000} \text{ kW}$$

$$P = 593.76 \text{ kW}$$

Ans.

|| अध्यास ||

♦ आंकिक प्रश्न

1. एक पृष्ठ संघनित्र की क्षमता 100 kg/hr भाप है। भाप का प्रवेशित दाव 0.08 चार तथा शुष्कता मिन्ता 0.9 है तथा संघनन संतुप्त तापमान पर हो रहा है। संघनित्र में दाव नियत हो तो आवश्यक शीतल जल की गणना । घण्टे के लिए कीजिए यदि शीतल जल का प्रवेशित तापमान 10°C है।

Ans. 5.16919 kg/hr

2. यदि संघनित्र में शीतल जल का प्रवेश एवं निकास तापमान 30°C तथा 37.5°C हो तो संघनित्र में निर्वात 706 mm Hg हो तथा वैरोमीटर पर 760 mm Hg हो तो संघनित्र दक्षता ज्ञात कीजिए।

Ans. 75%

3. एक सतह संघनित्र से निम्न आँकड़े प्राप्त होते हैं—

(a) संघनित्र का मध्य तापमान $= 34^\circ\text{C}$

(b) संघनित्र में निर्वात $= 700 \text{ mm Hg}$

(c) वैरोमीटर पाठ्यांक $= 760 \text{ mm Hg}$

(d) शीतल जल का तापमान (प्रवेश एवं निकास पर) $= 18^\circ\text{C}$ तथा 127°C संघनित्र दक्षता तथा निर्वात दक्षता ज्ञात कीजिए।

Ans. 97%, 56%

4. यदि पृष्ठ संघनित्र में दाव 11.56 kN/m^2 हो तथा वैरोमीटर का पाठ्यांक 100 kN/m^2 यदि संघनित्र का तापमान 40°C है तो निम्न की गणना कीजिए—

(i) संघनित्र में वायु का आंशिक दाव

(ii) वायु लीकेज/ m^3 संघनित्र का आयतन

(iii) निर्वात दक्षता

(iv) वायु लीकेज/kg भाप का द्रव्यमान

Ans. : 4186 N/cm^2 , 0.0818 kg/m^3 , 95.6%, 1.61 kg वायु लीकेज/kg भाप

5. निम्न आँकड़ों से निर्वात दक्षता ज्ञात कीजिए—

(i) संघनित्र में निर्वात $= 725 \text{ mm Hg}$

(ii) वैरोमीटर पाठ्यांक (Barometer Reading) $= 760 \text{ mm Hg}$

(iii) गर्म कुएँ का तापमान $= 26.4^\circ\text{C}$

Ans. 98.25%

6. यदि संघनित्र का आयतन 4.05 m^3 है तथा 0.455 kg वायु भाप के साथ संघनित्र में है। यदि संघनित्र का तापमान 40°C हो तथा संघनित्र में कुछ जल विद्यमान है। संघनित्र दाव की गणना कीजिए।

Ans. 0.01057 bar

7. आवेगी टर्बाइन की शक्ति ज्ञात कीजिए यदि भाप का प्रवेश वेग 370 m/sec तथा नाजल कोण 20° है। यदि ब्लेड का मध्य वेग 160 m/sec है। भाप का द्रव्यमान प्रवाह दर 4.0 kg/sec । घर्षण में हानि नगण्य मानते हुए निम्न की गणना कीजिए—

(a) प्रवेश एवं निकास कोण

(b) आरेख दक्षता

उत्तर— $P = 208 \text{ kW}$, $\theta = 45^\circ$, $\eta = 76\%$

2. एकल चरण आवेगी टरबाइन में नाजल से निकास पर भाप का वेग 400 m/sec तथा टरबाइन में अधिकतम घैस कोण 20° है। नाजल कोण 20° है। प्रवेश एवं निकास कोण समान मानते तथा घर्षण में हानि नगण्य मानते हुए आरेख एवं आंतर्गु दक्षता की गणना कीजिए, यदि $m_s = 0.6 \text{ kg/sec}$ हो।

उत्तर— $P = 42.9 \text{ kW}$, $\eta = 88.4\%$

3. एकल चरण आवेगी टरबाइन के परीक्षण के दौरान निम्न आंकड़े प्राप्त होते हैं—

- (a) भाप का वेग = 600 m/sec
- (b) ब्लेड की गति = 250 m/sec
- (c) ब्लेड का निकास कोण = 25°
- (d) नाजल कोण = 20°
- (e) द्रव्यमान प्रवाह दर = 20 kg/sec

निम्न की गणना कीजिए—

- (i) टरबाइन द्वारा किया गया कार्य
- (ii) अक्षीय चल

उत्तर— (i) $32.75 \times 10^5 \text{ N-m}$, (ii) $8 \times 10^2 \text{ N}$

4. आवेगी टरबाइन में भाप नाजल से 550 m/sec वेग से प्रवेश करती है तथा नाजल कोण 20° है। निकास एवं प्रवेश पर ब्लेड कोण 30° है। निम्न की गणना कीजिए—

- (i) ब्लेड वेग
- (ii) पहिए का वेग
- (iii) निकास पर भाप का निरपेक्ष वेग

उत्तर— (i) 200 m/sec , (ii) 635 m/sec , (iii) 220 m/sec

5. आवेगी टरबाइन द्वारा उत्पादित शक्ति 400 kW है। भाप नाजल से 600 m/sec से 20° कोण पर प्रवाहित होती है। प्रवेश एवं निकास ब्लेड को 35° एवं 30° है। यदि $K = 0.8$ हो तो निकास पर ब्लेड का वेग तथा भाप की खपत प्रति मिनट ज्ञात कीजिए।

उत्तर— (i) 180 m/sec , (ii) 122 kg/sec

6. ढी-लावल टरबाइन में भाप नाजल से 500 m/sec वेग से प्रवेश करती है। नाजल कोण 20° है। चल ब्लेडों का निकास कोण 25° तथा ब्लेड वेग 200 m/sec हो तो—

- (a) चल ब्लेडों का प्रवेश कोण
- (b) भाप का निकास वेग एवं दिशा
- (c) कार्य/kg भाप

उत्तर— (a) 32° , (b) 165 m/sec , 59° , (c) 560 N-m

7. एक आवेगी टरबाइन 132.4 kW शक्ति उत्पादित करता है तथा ब्लेड का वेग 175 m/sec है एवं द्रव्यमान प्रवाह दर 2 kg/sec । नाजल द्वारा निष्कासित भाप का वेग 400 m/sec है।

यदि K का मान = 0.9 हो तथा भाप टरबाइन से अक्षीय रूप से बाहर निकलती है तो निम्न की गणना कीजिए—

- (i) नाजल कोण
- (ii) ब्लेड कोण प्रवेश एवं निकास पर।

उत्तर— (i) 21° , (ii) 36° , 32°

पाप टरबाइन एवं भाष संघनित्र

अन्य महत्वपूर्ण प्रश्न

1. टरबाइन किस प्रकार कार्य करता है?
2. निम्न को परिभाषित कीजिए—
 - (a) टरबाइन की दक्षता
 - (b) प्रतिक्रिया कोटि
 - (c) वेग आरेख
3. टरबाइन में हानि को समझाइए।
4. विभिन्न प्रकार के बहुपदन का दाव एवं वेग आरेख बनाइए।
5. भाष टरबाइन के सम्बन्ध में निम्न को समझाइए—

| | | |
|------------------|----------------------------|-----------------|
| (a) कार्य | (b) अक्षीय एवं स्पर्शीय चल | (c) आरेख दक्षता |
| (d) ब्लेड दक्षता | (e) चरण दक्षता | |
6. आवेगी टरबाइन की हानियों का वर्णन कीजिए। हानियों को दूर करने की विधियाँ लिखिए।
7. नाजल को परिभाषित कीजिए। विभिन्न प्रकार के नाजल का वर्णन कीजिए।
8. टरबाइन रोटर की गति कम करने की विधियाँ लिखिए।
9. भाष टरबाइन के लाभों की विवेचना कीजिए।
10. संघनित्र में वायु लीकेज के प्रमुख स्रोत का वर्णन कीजिए। वायु लीकेज के प्रधावों का भी उल्लेख कीजिए। (2002)
11. भाष संघनित्र को किस प्रकार वर्गीकृत किया जाता है? सतह संघनित्र का आरेख द्वारा वर्णन कीजिए।

(2003, 07, 09, 10)
12. किसी एक सतह या पृष्ठ संघनित्र का वर्णन कीजिए।

(2004)
13. किसी शक्ति संयन्त्र में संघनित्र की क्रिया विधि का वर्णन कीजिए।

(2008)
14. भाष संघनित्र को परिभाषित कीजिए। विभिन्न प्रकार के संघनित्र को वर्गीकृत कीजिए। किसी शक्ति संयन्त्र में संघनित्र की महत्ता को समझाइए।

(2012)
15. भाष संघनित्र की क्रियाविधि का सिद्धान्त लिखिए। किसी एक प्रधार संघनित्र का आरेख द्वारा वर्णन कीजिए। (2013)
16. एक सामान्य आरेख की सहायता से भाष संघनित्र की कार्यविधि समझाइये।

(2014)
17. निर्वात को किस प्रकार परिभाषित करेंगे? इसका मापन बताइए।
18. प्रधार एवं पृष्ठ संघनित्र में अंतर स्पष्ट कीजिए।
19. अग्र को परिभाषित कीजिए—
 - (a) निर्वात दक्षता
 - (b) संघनित्र दक्षता
 - (c) वायु लीकेज
20. विभिन्न प्रकार की पृष्ठ एवं प्रधार संघनित्रों का वर्णन कीजिए।
21. संघनित्र शक्ति संयन्त्र तथा असंघनित्र शक्ति संयन्त्रों के लिए दाव आयतन आरेख खींचिए।
22. संघनित्र यूनिट के प्रमुख अवयवों को लिखिए।
23. निम्न के लिए आवश्यक शीतल जल की गणना कीजिए—
 - प्रधार संघनित्र
 - सतह संघनित्र

24. विभिन्न प्रकार के वायु पम्प तथा उनके कार्यों का वर्णन कीजए।
 25. शीतलक मीनार को समझाइए।
 26. भाप इंजन की तुलना में भाप टरबाइन के लाभ एवं दणियों को लिखिए।
 27. प्रतिक्रिया टरबाइन की क्रियाविधि का सचित्र वर्णन कीजए। (2002)
 28. टरबाइन क्या है? वर्गीकृत कीजए। (2002)
 29. टरबाइन ब्लीडिंग प्रक्रम से आप क्या समझते हैं? (2004, 07)
 30. भाप टरबाइन के अभिनियन्त्रण से आप क्या समझते हैं? (2005)
 31. आवेगी टरबाइन की रचना एवं क्रियाविधि का वर्णन कीजए। (2005)
 32. विभिन्न प्रकार की बहुपदन विधि को लिखिए। (2006)
 33. दाब बहुपदन विधि को समझाइए। (2006, 11)
 34. टरबाइन में बहुपदन क्यों आवश्यक है? (2007)
 35. आवेगी टरबाइन में वेग बहुपदन को समझाइए। (2007)
 36. निम्न को समझाइए—
 (i) भाप नाजल (ii) ब्लीडिंग प्रक्रम (2008)
 37. भाप टरबाइन की क्रियाविधि का वर्णन कीजए। (2008)
 38. प्रतिक्रिया टरबाइन एवं आवेगी टरबाइन में अन्तर स्पष्ट कीजए। (2009)
 39. टरबाइन के अभिनियन्त्रण से आप क्या समझते हैं? किसी एक विधि को समझाइए। (2009)
 40. निम्न पर संक्षिप्त टिप्पणी लिखिए—
 (a) प्रतिक्रिया टरबाइन (b) आवेगी टरबाइन (2011)
 41. आवेगी टरबाइन की क्रियाविधि का सचित्र वर्णन कीजए। (2013)

♦ बहु विकल्पीय प्रश्न

1. डो-लावल टरबाइन है—
 (a) दाब बहुपदन आवेगी टरबाइन
 (c) सरल एकल चरण आवेगी टरबाइन
 (b) वेग बहुपदन आवेगी टरबाइन
 (d) सरल एकल चरण प्रतिक्रिया टरबाइन
2. कर्टिस टरबाइन है—
 (a) प्रतिक्रिया टरबाइन
 (c) दाब बहुपदन भाप टरबाइन
 (b) वेग बहुपदन भाप टरबाइन
 (d) वेग एवं दाब बहुपदन भाप टरबाइन
3. रेटायु टरबाइन—
 (a) प्रतिक्रिया टरबाइन
 (c) दाब बहुपदन भाप टरबाइन
 (b) वेग बहुपदन भाप टरबाइन
 (d) वेग एवं दाब बहुपदन भाप टरबाइन
4. पार्सन टरबाइन—
 (a) दाब बहुपदन भाप टरबाइन
 (c) सरल एकल पहिया प्रतिक्रिया भाप टरबाइन
 (b) सरल एकल पहिया आवेगी भाप टरबाइन
 (d) बहु पहिया प्रतिक्रिया टरबाइन
5. प्रतिक्रिया टरबाइन में चरण प्रदर्शित किया जाता है—
 (a) प्रत्येक पंक्ति में ब्लेड के आधार पर
 (c) केसिंग की संख्या के आधार पर
 (b) भाप प्रवेश के आधार पर
 (d) भाप निकास के आधार पर

भाप टरबाइन एवं भाप संधनित्र

6. पर्सन प्रतिक्रिया टरबाइन में—

- (a) अचल ब्लेड नहीं होते हैं
- (c) चल एवं अचल ब्लेड समान होते हैं

7. चरण दक्षता होती है—

- (a) $\eta_{blade} \times \eta_{nozzle}$
- (c) $\eta_{nozzle} / \eta_{blade}$

8. प्रतिक्रिया कोटि होती है—

$$(a) \frac{\Delta h_m}{\Delta h_f}$$

$$(c) \frac{\Delta h_m}{\Delta h_m + \Delta h_f}$$

9. आरेख दक्षता होती है—

$$(a) \frac{(C_{wi} + C_{wo}) C_{bi}}{C_i}$$

$$(c) \frac{C_{bi}^2}{C_i^2}$$

10. भाप टरबाइन नियन्त्रित होता है—

- (a) ग्राटल विधि द्वारा
- (c) वाई-पास विधि द्वारा

11. संघनित्र में वायु पम्प का कार्य है—

- (a) निर्वात उत्पन्न करना
- (c) संघनित्र से जल को हटाना

12. निर्वात दक्षता है—

$$(a) \frac{P_s + P_a}{P_s}$$

$$(c) \frac{P_b - P_t}{P_b - P_s}$$

13. संघनित्र में संघनित्र दक्षता होती है—

$$(a) \frac{t_{wo} - t_{wi}}{t_{wo} + t_{wi}}$$

$$(c) \frac{t_{wo} - t_{wi}}{t_s - t_{wi}}$$

14. सतह संघनित्र में जब वायु को हटाया जाता है, तब—

- (a) निरपेक्ष दाब बढ़ता है
- (c) कोई परिवर्तन नहीं होता है

15. संघनित्र नलियाँ बनी होती हैं—

- (a) ढलवाँ लोहा
- (c) स्टील

(b) चल ब्लेड नहीं होते हैं

(d) चल ब्लेड, अचल ब्लेड से बड़े होते हैं

(b) $\eta_{blade} / \eta_{nozzle}$

(d) सभी

$$(b) \frac{\Delta h_f}{\Delta h_m}$$

$$(d) \frac{\Delta h_f}{\Delta h_f + \Delta h_m}$$

$$(b) \frac{C_i^2 - C_o^2}{C_i^2}$$

$$(d) \frac{2C_{bi} (C_{wi} + C_{wo})}{C_i^2}$$

(b) नाजल विधि द्वारा

(d) सभी विधियाँ द्वारा

(b) वातावरणीय दाब बनाए रखना

(d) सभी

$$(b) \frac{P_s}{P_s + P_a}$$

$$(d) \frac{P_b - P_s}{P_b - P_t}$$

$$(b) \frac{t_{wo} - t_{wi}}{t_s - t_c}$$

$$(d) \frac{t_s - t_c}{t_{wo} - t_{wi}}$$

(b) निरपेक्ष दाब घटता है

(d) इनमें से कोई नहीं

(b) एल्युमीनियम

(d) ब्रान्ज

16. किस संघनित्र में शीतल जल एवं वाष्प मिलाया नहीं जाता है?
- (a) प्रधार संघनित्र
 - (b) इंजेक्टर संघनित्र
 - (c) सतह या पृष्ठ संघनित्र
 - (d) वैरोमीटर संघनित्र
17. वाष्पित्र संघनित्र में—
- (a) पाइप में वाष्प तथा जल पाइप के चारों ओर होता है।
 - (b) जल पाइप में तथा भाप पाइप के चारों ओर होती है।
 - (c) (a) एवं (b)
 - (d) कोई नहीं
18. आद्र वायु पम्प द्वारा संघनित्र से—
- (a) वायु हटाई जाती है
 - (b) वाष्प हटाई जाती है
 - (c) वायु तथा वाष्प दोनों को हटाया जाता है
 - (d) सभी

उत्तरमाला

1. (a) 2. (d) 3. (c) 4. (d) 5. (a) 6. (c) 7. (a) 8. (c) 9. (d) 10. (d)
 11. (a) 12. (d) 13. (c) 14. (b) 15. (b) 16. (c) 17. (d) 18. (a).



12

गैस टरबाइन एवं जेट प्रपल्लून (Gas Turbine and Jet Propulsion)

12.1. परिचय (Introduction)

हम जानते हैं कि टरबाइन एक प्राथमिक चालक के रूप में कार्य करता है, जिसमें ऊर्जा का रूपान्तरण यान्त्रिक कार्य होता है। गैस टरबाइन भी एक प्रकार का प्राथमिक चालक होता है जिसे हम ऊर्जा इंजन भी कहते हैं। गैस टरबाइन में ऊर्जावर्णीय वायु को दहन भट्टी से उत्पन्न गर्म गैसों की सहायता से संपीड़ित किया जाता है। यह संपीड़ित गर्म गैसें जिनका उत्तराधिकार एवं दाब उच्च होता है गैस टरबाइन को प्रवाहित की जाती है जिससे हमें यान्त्रिक कार्य प्राप्त होता है और विद्युत शक्ति उत्पन्न होती है। बच्चे हुई गैसों को वातावरण में छोड़ दिया जाता है।

गैस टरबाइन का उपयोग मुख्यतः निम्न क्षेत्रों में होता है

- ऊर्जा उत्पादन में (Power Generation में)
- तेल एवं गैस उद्योगों में (Oil and Gas Industry)
- वैमानिकी (Aviation)
- समुद्रीय उपयोग (Marine Application)

गैस टरबाइन के महत्वपूर्ण लक्षण

- यह self contained होता है।
- संयन्त्र में टरबाइन का भार बहुत कम होता है।
- शीतल जल की आवश्यकता नहीं होती है।
- यह सामान्यतः किसी भी संरचना में व्यवस्थित हो सकता है।
- यह अत्यन्त सरल होता है।
- इसकी प्रारम्भिक लागत कम होती है।
- सस्ते इंधन का प्रयोग करता है।

12.2. गैस टरबाइन के मुख्य अवयव

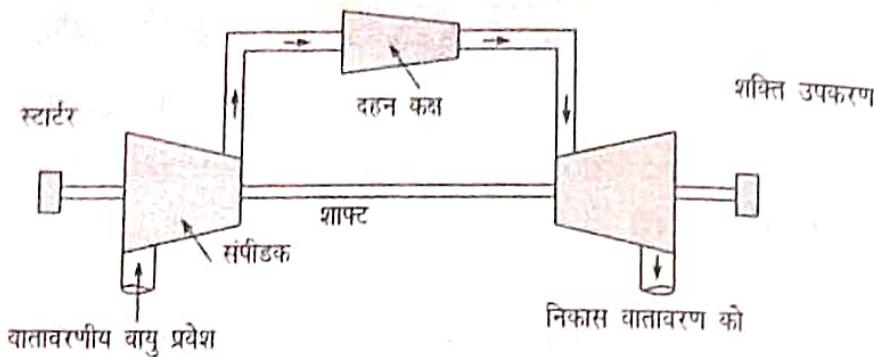
गैस टरबाइन के सरलतम रूप में मुख्यतः एक घूर्णी वायु संपीड़क के साथ गैस टरबाइन लगा होता है। दग्ध गैसों के दहन भट्टी की व्यवस्था होती है। कुछ अन्य सहायक उपकरण भी लगे होते हैं; जैसे—पंखा, जल पम्प, जनरेटर, स्टार्टिंग इंजन, स्हेन तंत्र, डक्ट तंत्र आदि।

उच्च क्षमता के शक्ति संयन्त्र में मध्य शीतक (Inter cooler), ऊर्जा विनियमित्र (Heat exchanger), पुनः तापक (Reheater) भी लगे होते हैं।

अतः संयन्त्र के मुख्य अवयव हैं—

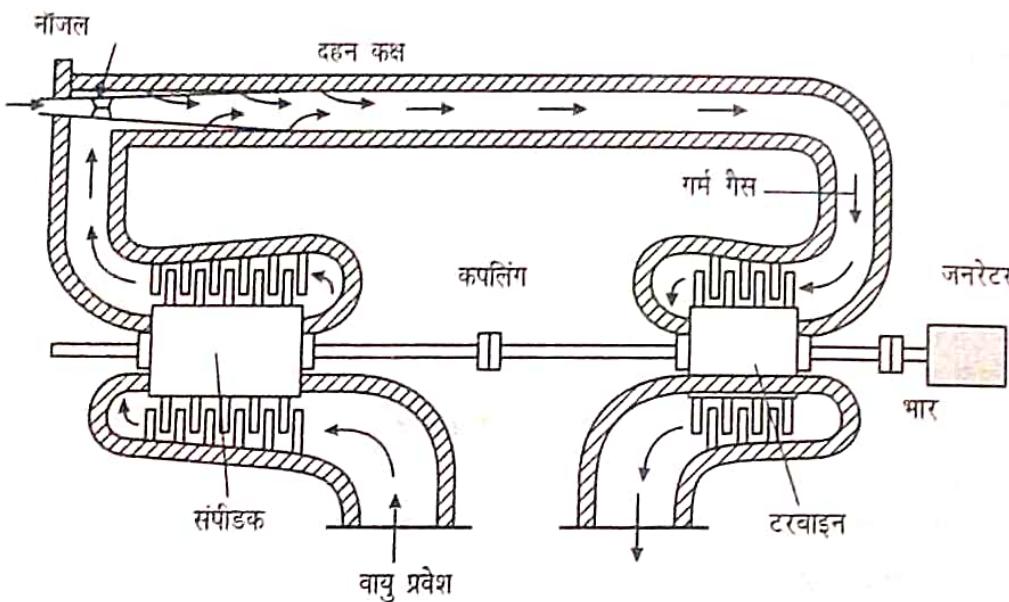
1. वायु संपीड़क (Air compressor)
2. दहन भट्टी (Combustion chamber)

3. टरबाइन (Turbine)
 4. जनरेटर (Generator)
- व्यवस्थित आरेख नीचे दिया गया है—



चित्र 12.1—गैस टरबाइन के अवयव (Components of Gas Turbine)

1. वायु संपीडक—वायु संपीडक वह युक्ति होती है जिसकी सहायता से हम वायु को संपीड़ित करके दहन कक्ष में भेजते हैं या वह युक्ति जो वायु को उच्च दाव पर दहन कक्ष में प्रवाहित करे वायु संपीडक कहलाता है।



चित्र 12.2—गैस टरबाइन के मुख्य अवयव

वायु संपीडक मुख्यतः दो वर्गों में वर्गीकृत किया गया है—

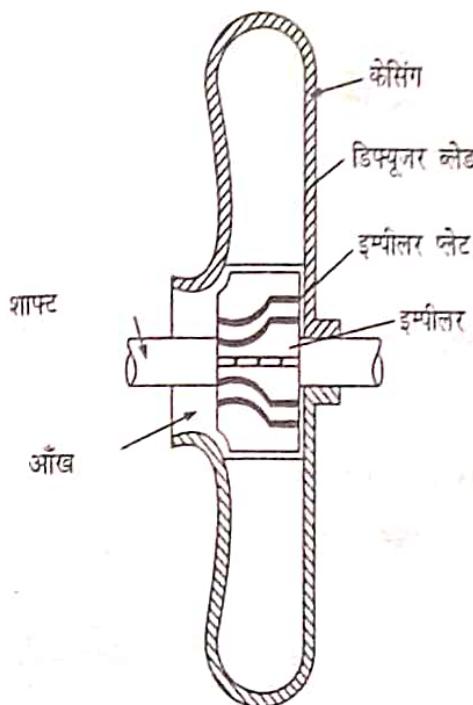
- (a) धनात्मक विस्थापन संपीडक
- (b) घूर्णन गति संपीडक
 - (a) धनात्मक विस्थापन संपीडक—यह मुख्यतः दो प्रकार के होते हैं—
 - परचाप्र गति वायु संपीडक
 - घूमती वायु संपीडक

(b) घूर्णन गति संपीडक

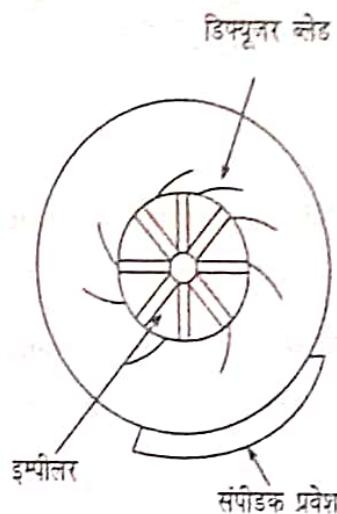
- अभिकेन्द्रीय प्रवाह संपीडक (Centrifugal compressor)
- अक्षीय प्रवाह संपीडक (Axial flow compressor)
- मिश्रित प्रवाह संपीडक (Mixed flow compressor)

■ अभिकेन्द्रीय प्रवाह संपीडक (Centrifugal Compressor)

इस संपीडक में एक रोटर लगा होता है जिसे हम इम्पीलर (Impeller) कहते हैं। इस रोटर पर वेन या ब्लेड लगे होते हैं जो केसिंग के अन्दर घूमते रहते हैं। इम्पीलर पर प्रवेश भाग जिसे हम इन्ड्यूसर (Inducer) कहते हैं, वक्राकार होता है जिससे ऊर्जा की हानि कम होती है। यह वेन के साथ इस प्रकार व्यवस्थित होती है कि वायु रोटर की आँखों (Eye of Rotor) की महायता से वायु इम्पीलर में प्रवेश करे। यह वायु एक घुमाऊ गति उच्च वेग पर प्रदान करती है, जिससे इम्पीलर घूमने लगता है तथा अभिकेन्द्रीय बल के कारण बाहर की ओर आता है।



अभिकेन्द्रीय संपीडक की व्यवस्था



अभिकेन्द्रीय संपीडक की काट

चित्र 12.3

जब वायु रोटर की आँखों से प्रवेश करती है तो उसका स्थैतिक दाव बढ़ जाता है। एक स्थिर रास्ता (stationary passage) जो इम्पीलर के चारों ओर लगता होता है वायु के वेग शीर्ष (pressure head) में परिवर्तित करता है। जिससे वायु का दाव बढ़ जाता है तथा यह उच्च दाव युक्त वायु इम्पीलर से बाहर निकलती है।

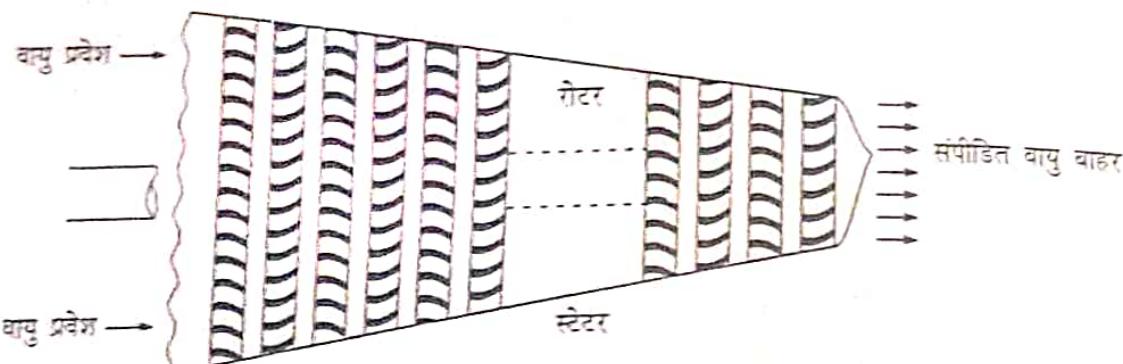
इम्पीलर ब्लेड या वेन दो प्रकार की होती हैं—

- त्रिज्यीय ब्लेड (Radial Blade)
- पिछला वक्र ब्लेड (Back Curved Blade)

■ अक्षीय प्रवाह संपीडक (Axial Flow Compressor)

इस प्रकार के संपीडक सामान्यतः गैस टरबाइन शक्ति संयंत्रों में प्रयोग किये जाते हैं। इस संपीडक में वायु Convergent section से होते हुए स्पिर ब्लेडों एवं चल ब्लेडों की शृंखलावह ह्रेणी से गुजरता है जिससे उसका वेग शोषण (velocity head) दाव शोषण (pressure head) में बदल जाता है तथा निकास छोर (exhaust end) से वायु बाहर निकल जाता है।

संपीडक का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 12.4

■ मिश्रित प्रवाह संपीडक (Mixed Flow Compressor)

यह उपरोक्त वर्णित संपीडक का संयुक्त रूप है।

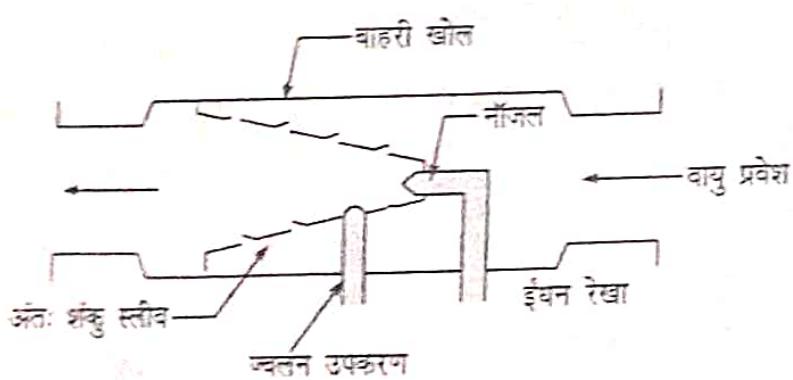
2. दहन भट्ठी या कम्बस्टर (Combustion Chamber or Combuster)

वह युक्ति जिसमें ईंधन का दहन होता है, दहन कक्ष या कम्बस्टर कहलाता है।

ईंधन का दहन मुख्य निम्न घटकों पर निर्भर करता है—

- तापमान (Temperature)
- समय (Time)
- विक्षुब्ध प्रवाह (Turbulence)

दहन भट्ठी का व्यवस्थित आरेख निम्न है—



चित्र 12.5

इसमें एक बाहरी बेलनाकार खोल भीतरी शंक्वाकार मिल्च के माध्यम से व्यवस्थित होता है जिसमें लम्बाई के समान्तर दूरी लो होते हैं। शंक्वाकार सिरे पर एक नॉजल लगा होता है जिसकी सहायता से ईधन को फुहार के रूप में प्रवेशित किया जाता है जिसमें एक ज्वलन उपकरण (स्पार्क प्लग) लगा होता है जिसकी मद्दत से ईधन का ज्वलन होता है। नॉजल में ईधन लाइनों द्वारा भेजा जाता है। आवश्यकतानुसार छिद्रों की व्यवस्था होती है। कम्पस्टर या दहन भट्टी संपीड़क के द्वारा पर तथा टरबाइन के प्रवेश द्वारा पर लगा होता है, जिसका अकार बेलनाकार होता है।

3. टरबाइन (Turbine)—यह कम्पस्टर के निकास पर लगा होता है। यह एक प्रायमिक चालक के रूप में कार्य करता है जिसमें दहन कक्ष की ऊष्मीय यान्त्रिक कर्जा में परिवर्तित होती है।

4. जनरेटर (Generator)—यह टरबाइन के निकास पर लगा होता है। यह उसी शाफ्ट से जुड़ा होता है जिस शाफ्ट से जनरेटर की क्षमता संयन्त्र के निर्माण पर निर्भर करती है। जनरेटर के प्रकार का निर्धारण, विद्युत कर्जा के उत्पादन पर निर्भाव करता है।

अन्य अतिरिक्त एवं सहायक उपकरण

- (a) स्टार्टिंग युक्ति (Starting device)
- (b) ल्यूब्रिकेशन (स्नेहन) तंत्र (Lubricating system)
- (c) ईधन नियन्त्रण तंत्र (Fuel control system)
- (d) तेल शीतलक (Oil cooler)
- (e) फिल्टर (Filter)
- (f) मफ्लर (प्रवेश एवं निकास के लिए) (Muffler for inlet and outlet)
- (g) वायु एवं गैस नली (Air and gas duct)
- (h) संयन्त्र नियन्त्रण पैनल (Plant control panel)
- (i) स्वचालित उपकरण एलार्म एवं बंद करने के लिए (Automatic device for alarm and shut down)

12.3. क्रियाविधि सिद्धान्त (Principle of Operation)

गैस टरबाइन में गैस टरबाइन से गुजरते हुए मुख्यतः तीन ऊष्मागतिको प्रक्रम से गुजरता है—

1. आइसन्ट्रॉपिक संपीड़न प्रक्रिया (Isentropic Compression Process)
2. स्थिर दाव प्रक्रम या आइसोबारिक प्रक्रम (Isobaric Process)
3. आइसन्ट्रॉपिक प्रसारण प्रक्रम (Isentropic Expansion Process)

गैस टरबाइन में गैस (वायु) के दाव में अत्यधिक वृद्धि की जाती है। यह वृद्धि संपीड़क के माध्यम से की जाती है। संपीड़क के बाद इन गैसों को डाइवर्जन नॉजल (Divergent nozzle), जिसे डिफ्यूजर (Diffuser) कहते हैं, से गुजरता जाता है। डिफ्यूजर से गैसों के दाव तथा तापमान में वृद्धि हो जाती है। आदर्श रूप में इस प्रक्रिया को आइसन्ट्रॉपिक प्रक्रम कहते हैं। डिफ्यूजर से प्राप्त गैसों को दहन कक्ष से गुजारा जाता है जिससे उसका तापमान बढ़ जाता है। यह प्रक्रिया स्थिर दाव पर सम्पन्न होती है। इसलिए इसे isobaric heat addition कहते हैं। चूंकि गैस का दाव स्थिर होता है, इसलिए गैस का विस्तृत आवर्तन नहीं होता है। आवर्तन में वृद्धि के कारण गैसों का विस्तार होता है जिसे नॉजल की सहायता से टरबाइन में प्रवेशित करते हैं। जेट क्लोर्डों के कारण यह ऊष्मीय ऊर्जा, यान्त्रिक ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है जिसे जनरेटर की सहायता से विद्युत शक्ति परिवर्तित किया जाता है। यह विद्युत औद्योगिक इकाइयों में उपयोग किया जाता है।

□ 12.4. गैस टरबाइन में प्रयुक्त ईंधन

गैस टरबाइन में आदर्श रूप से प्राकृतिक गैस का इस्तेमाल किया जाता है, परन्तु कम उपलब्धता के कारण इन्हें अन्य विकल्पों का भी प्रयोग किया जाता है। ईंधन को मुख्यतः तीन वर्गों में विभाजित किया गया है—

- (a) ठोस ईंधन (b) द्रवीय ईंधन (c) गैसीय ईंधन

(a) ठोस ईंधन—ठोस ईंधन में मुख्यतः कोयले का प्रयोग किया जाता है। कोयला को चूर्ण (Pulveriser) के रूप प्रयोग किया जाता है। चूर्णित कोयले को दहन कक्ष में उच्च दाब से प्रवेश करते हैं। कोयले का दहन राख तथा धूल अवश्य द्वारा प्रभावित होता है।

(b) द्रवीय ईंधन—द्रवीय ईंधन के रूप में पेट्रोलियम ईंधन का प्रयोग किया जाता है। इसमें मुख्यतः पेट्रोल, डीजल आदि हैं।

द्रवीय ईंधन के प्रमुख गुण हैं—

- श्यानता (Viscosity)
- वाष्पशील (Volatile)
- ऊष्मीयमान (Calorific value)

■ द्रवीय ईंधन के प्रयोग से प्रमुख समस्याएँ

कुछ प्रमुख खनिज जैसे सोडियम, ब्रेनेडियम, कैल्शियम जिनका प्रभाव हानिकारक होता है टरबाइन ब्लेडों पर जमा जाते हैं जिससे ब्लेडों का क्षरण होता है तथा दक्षता भी प्रभावित होती है।

(c) गैसीय ईंधन—प्राकृतिक गैसों के साथ-साथ ब्लास्ट फर्नेस (Blast furnace) तथा प्रोड्यूसर गैसों (Producer gases) का भी प्रयोग किया जाता है।

□ 12.5. गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र का वर्गीकरण

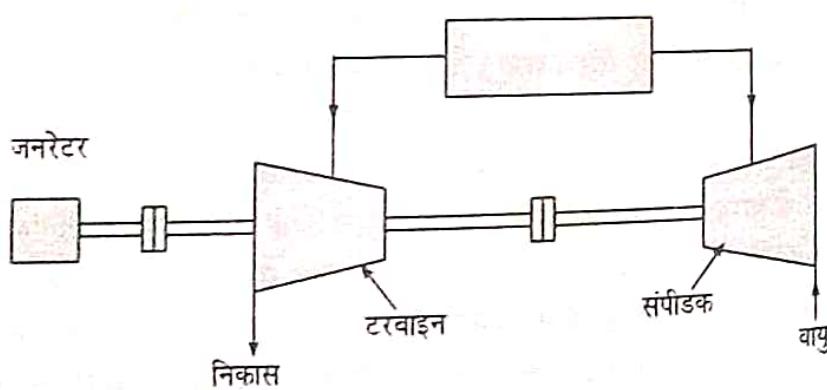
गैस टरबाइन को मुख्यतः दो वर्गों में विभाजित किया गया है—

1. स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र—

- (a) खुला चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र
- (b) बंद चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र

2. स्थिर आयतन दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र

1. (a) खुला चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र—इस शक्ति संयन्त्र में वातावरणीय वायु को दहन कक्ष द्वारा भट्टी को दग्ध गैसों द्वारा किया जाता है। संपीडक की सहायता से संपीडित गर्म वायु का टरबाइन में भेजा जाता है जिससे हमें यांत्रिक ऊर्जा टरबाइन की रोटर शाफ्ट पर प्राप्त होती है। यह यांत्रिक ऊर्जा रोटर पर लगे जनरेटर की सहायता से विद्युत शक्ति में परिवर्तित की जाती है। टरबाइन में वच्ची गर्म गैसों को वातावरण में छोड़ दिया जाता है। वायु तथा ईंधन की सतत आपूर्ति की व्यवस्था होती है।



चित्र 12.6—Open Cycle Gas Turbine

सचित्र विवरण चित्र 12.6 दिया गया है—
इस तंत्र के मुख्य अवयव निम्न हैं—

- वायु संपीडक
- दहन कक्ष
- टरबाइन
- जनरेटर

खुला तंत्र का $T-S$ आरेख है—

उपरोक्त चित्र में प्रमुख प्रक्रम नीचे वर्णित हैं—

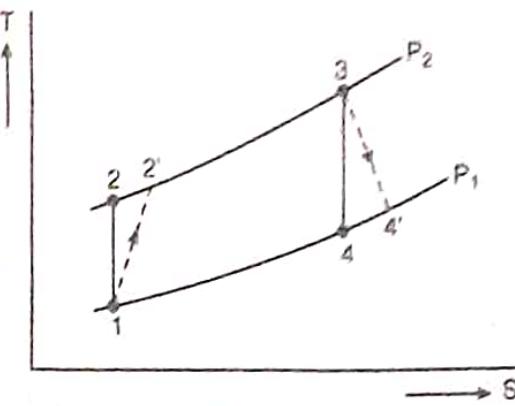
प्रक्रम 1-2'—अप्रतिक्रिय रूद्धोप्स संपीडन प्रक्रम (Irreversible Adiabatic Compression Process)

प्रक्रम 2'-3—समदावी तापन प्रक्रम (Isobaric Heat Addition Process)

प्रक्रम 3-4'—अप्रतिक्रिय रूद्धोप्स प्रसारण प्रक्रम (Irreversible Adiabatic Expansion Process)

प्रक्रम 1-2—आदर्श आइसन्ट्रॉपिक संपीडन प्रक्रम (Ideal Isentropic Compression Process)

प्रक्रम 3-4—आदर्श आइसन्ट्रॉपिक प्रसारण प्रक्रम (Ideal Isentropic Expansion Process)



चित्र 12.7

महत्वपूर्ण निष्कर्ष

प्रदत्त कार्य संपीडन को = $C_P (T_2' - T_1)$

ऊपरोक्त प्रदाय दहन कक्ष को = $C_P (T_3 - T_2')$

उपलब्ध कार्य टरबाइन पर = $C_P (T_3 - T_4')$

दक्षता

$$\text{तापीय दक्षता } \eta_{th} = \frac{C_P (T_3 - T_4') - C_P (T_2' - T_1)}{C_P (T_2 - T_1')} = \frac{\text{नेट कार्य}}{\text{प्रदत्त कार्य}}$$

$$\text{आइसन्ट्रॉपिक दक्षता (संपीडक)} = \frac{C_P (T_2 - T_1)}{C_P (T_2' - T_4)} = \frac{\text{संपीडक के आदर्श कार्य}}{\text{संपीडक के वास्तविक कार्य}}$$

$$\text{आइसन्ट्रॉपिक दक्षता (टरबाइन)} = \frac{C_P (T_3 - T_4')}{C_P (T_3 - T_4)} = \frac{\text{वास्तविक कार्य}}{\text{आदर्श कार्य}}$$



1. (b) बंद चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र—बंद चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र में वायु की मात्रा स्थिर या नियत होती है। इस शक्ति संयन्त्र में वायु के स्थान पर किन्हीं अन्य गैसों का भी प्रयोग किया जा सकता है। चूँकि गैस की मात्रा स्थिर होती है इसलिए यह संयन्त्र में कई बार प्रवाहित की जाती है। दहन के बाद का गैस, गतिविक प्रदत्त गैस के बीच एक बंद परिपथ तैयार होता है। इसलिए इसे बंद चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र कहते हैं।

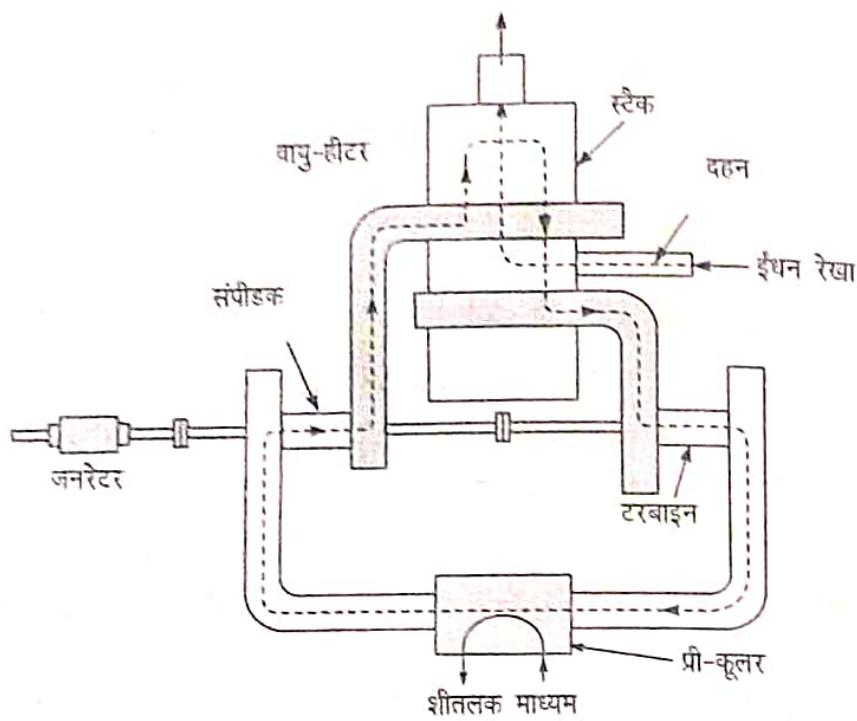
संयन्त्र की दक्षता वृद्धि के लिए वायु के स्थान पर किसी अन्य गैस जिसकी तापीय दक्षता अधिक हो, इस्तेमाल की जाती है।

सचित्र विवरण चित्र 12.8 में है।

क्रियाविधि

बंद चक्र स्थिर दाब दहन शक्ति संयन्त्र जूल चक्र पर आधारित है। जूल चक्र (Joule cycle) को हम ब्रेटन (Breyton cycle) चक्र भी कहते हैं।

निकास



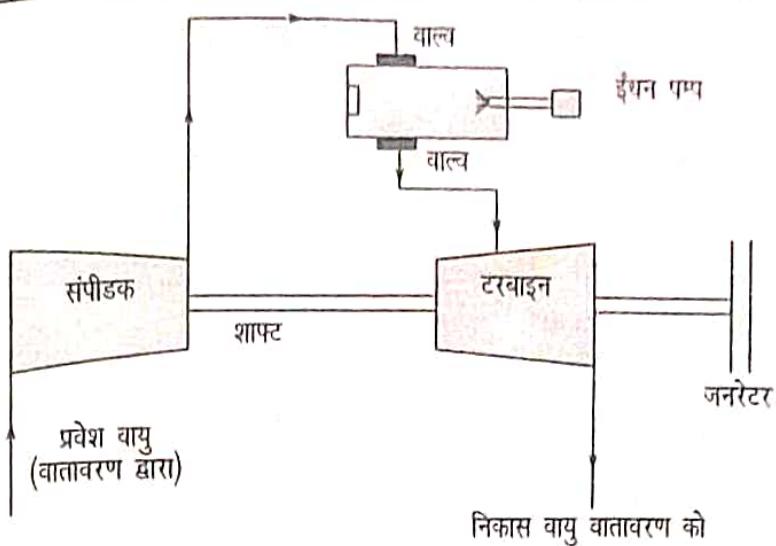
चित्र 12.8-बन्द गैस टरबाइन चक्र

इसमें कार्यकारी गैस को रोटरी संपीडक की सहायता से संपीडित करके उसके दाब में परिवर्तन कर दहन कक्ष या हीटर में प्रवेश कराते हैं जिससे संपीडित गैस के तापमान में वृद्धि हो जाती है। इस गर्म गैस को टरबाइन में भेजते हैं। टरबाइन में इन गैसों का प्रसारण होता है जिससे हमें टरबाइन की शाफ्ट पर यान्त्रिक कार्य प्राप्त होता है। टरबाइन में वचे गैसों को कूलर की सहायता से ठण्डा कर लिया तथा पुनः संपीडक को भेज दिया जाता है। अतः हमें एक बंद परिपथ प्राप्त होता है।

बंद चक्र स्थिर दाब दहन शक्ति संयन्त्र के लाभ—

1. हीटर का चुनाव आसानी से हो जाता है।
2. दहन कक्ष सरल एवं सस्ता होता है तथा सस्ता ईधन भी प्रयोग किया जा सकता है।
3. दाब परास (Pressure range) में सुविधा होती है।
4. संयन्त्र की संरचना में लचीलापन होता है।

2. स्थिर आवृत्ति दहन शक्ति संयन्त्र—इस शक्ति संयन्त्र में, संपीडक द्वारा, वायु को संपीडित करके दहन कक्ष में वाल्व *A* के माध्यम से भेजा जाता है। वातावरणीय वायु को दहन कक्ष से गुजारने के पश्चात् उसके तापमान में वृद्धि हो जाती है। ईधन पम्प द्वारा ईधन तथा संपीडित वायु को चैम्बर में प्रवेश कराते हैं। स्पार्क प्लग (Spark Plug) की सहायता से मिश्रण को जलाते हैं तथा उत्पन्न गर्म गैसों को वाल्व *B* के द्वारा टरबाइन के प्रवेश वाल्व में भेजते हैं। यह गर्म गैसें टरबाइन ब्लेडों से टकराकर यान्त्रिक ऊर्जा (शाफ्ट पर) में परिवर्तित हो जाती है। टरबाइन निकास पर इस यान्त्रिक ऊर्जा को जनरेटर की सहायता से विद्युत शक्ति में परिवर्तित कर लेते हैं। इस शक्ति संयन्त्र की प्रमुख कमी गैसों का दाबान्तर (Pressure difference) तथा वेग में परिवर्तन स्थिर नहीं होता है जिससे टरबाइन की गति भी स्थिर नहीं होती है जिससे दक्षता प्रभावित होती है।



चित्र 12.9-स्थिर आयतन दहन शक्ति संयन्त्र

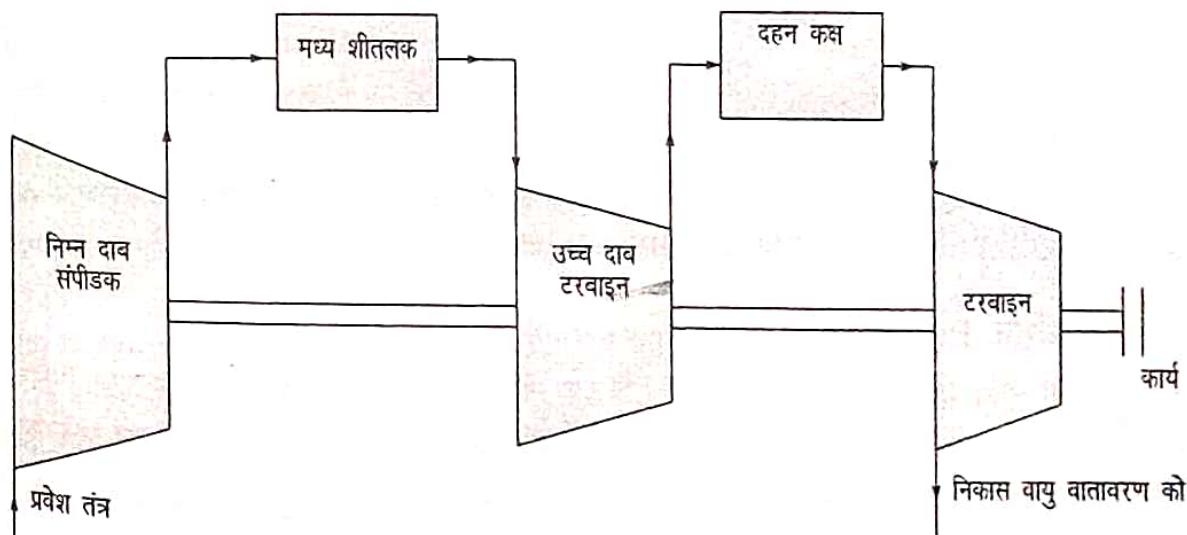
12.6. तापीय दक्षता में सुधार के लिए प्रयुक्त उपसाधन

कुछ विधियों द्वारा गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र की तापीय दक्षता तथा विशिष्ट कार्य में वृद्धि की जा सकती है। ये प्रमुख विधियाँ हैं—

1. मध्य शीतलक (Inter cooler) के उपयोग से।
2. पुनः तापक (Reheater) के उपयोग से।
3. ऊर्ध्वा विनियमित्र (Heat exchanger or regenerator) के उपयोग से।

1. मध्य शीतलक (Inter Cooler) शक्ति संयन्त्र

इस शक्ति संयन्त्र में दो संपीडकों के बीच में एक मध्य शीतलक का प्रयोग करते हैं। दो संपीडकों में पहला संपीडक निम्न दाब पर होता है तथा वातावरण द्वारा वायु इसी संपीडक में प्रवेश करती है। शीतलक से होते हुए संपीडित वायु उच्च दाब संपीडक में प्रवेश करते हैं। चूँकि हम जानते हैं कि संपीडित वायु का उच्च अनुपात अवांछनीय है इसलिए वायु के संपीडन को दो खण्डों में विभक्त कर देते हैं जिससे हमें संपीडक द्वारा वांछित मात्रा में कार्य प्राप्त हो।



चित्र 12.10-Intercooler

मध्य शीतलक के प्रयोग से गैस टरबाइन के प्रक्रमों में परिवर्तन निम्नलिखित है—

प्रक्रम 1-2—निम्न दाब संपीड़न प्रक्रम

प्रक्रम 2-3—शीतलन प्रक्रम

प्रक्रम 3-4—उच्च दाब संपीड़न प्रक्रम

प्रक्रम 4-5—तापन प्रक्रम (दहन घट्टी हारा)

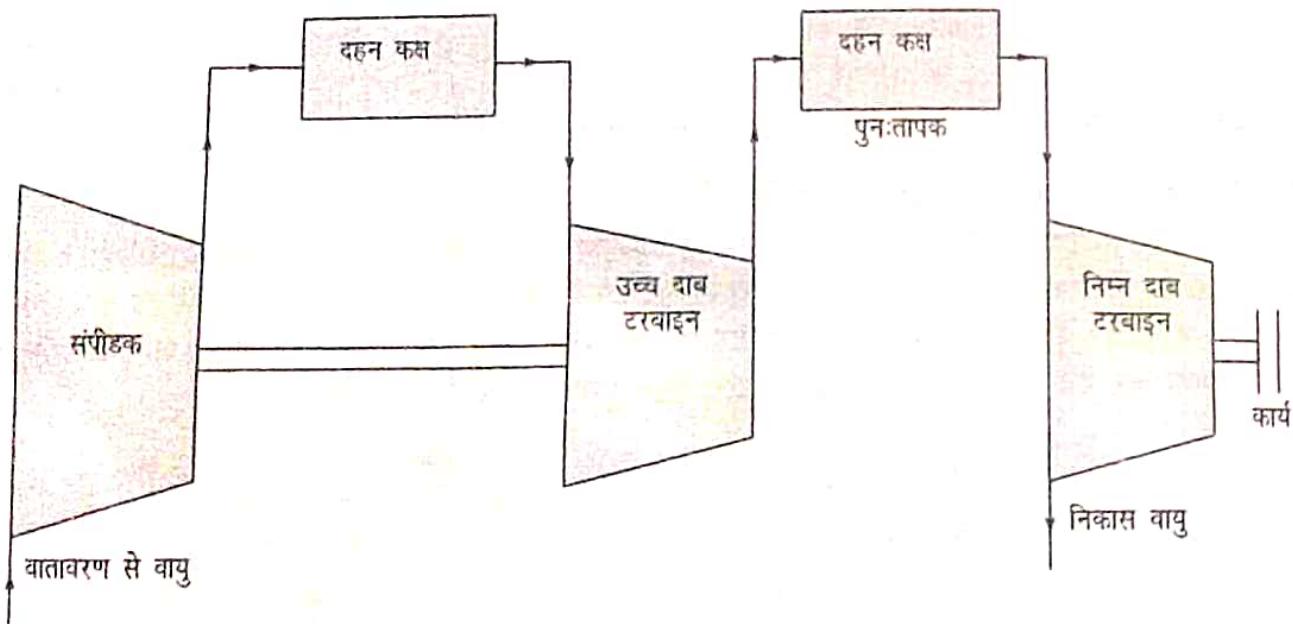
प्रक्रम 5-6—प्रसारण प्रक्रम (टरबाइन में)

मध्य शीतलक की सहायता से संपीड़क तथा टरबाइन के आकार भी छोटे हो जाते हैं तथा आवश्यकता पड़ने पर शीतल जल की उपलब्धता भी हो जाती है।

■ 2. पुनर्स्थापक (Reheating Method)

शक्ति संयन्त्र की दक्षता वृद्धि के लिए हीटर का भी प्रयोग किया जाता है। हीटर को दो टरबाइनों के बीच में व्यवस्थित किया जाता है। इसमें दो टरबाइनों (उच्च दाब तथा निम्न दाब) में हास ऊर्जा को हीटर की सहायता से पूरा किया जाता है।

सर्वप्रथम उच्च तापमान एवं उच्च दाब गर्म गैसों को उच्च दाब टरबाइन में प्रसारित करते हैं। फिर हीटर की सहायता से गर्म करके उसे निम्न दाब टरबाइन में भेजते हैं तथा शाफ्ट पर कार्य करते हैं। हीटर की सहायता से हम ज्यादा कार्य शाफ्ट पर प्रोप्ल करते हैं जिससे तापीय दक्षता में वृद्धि होती है।

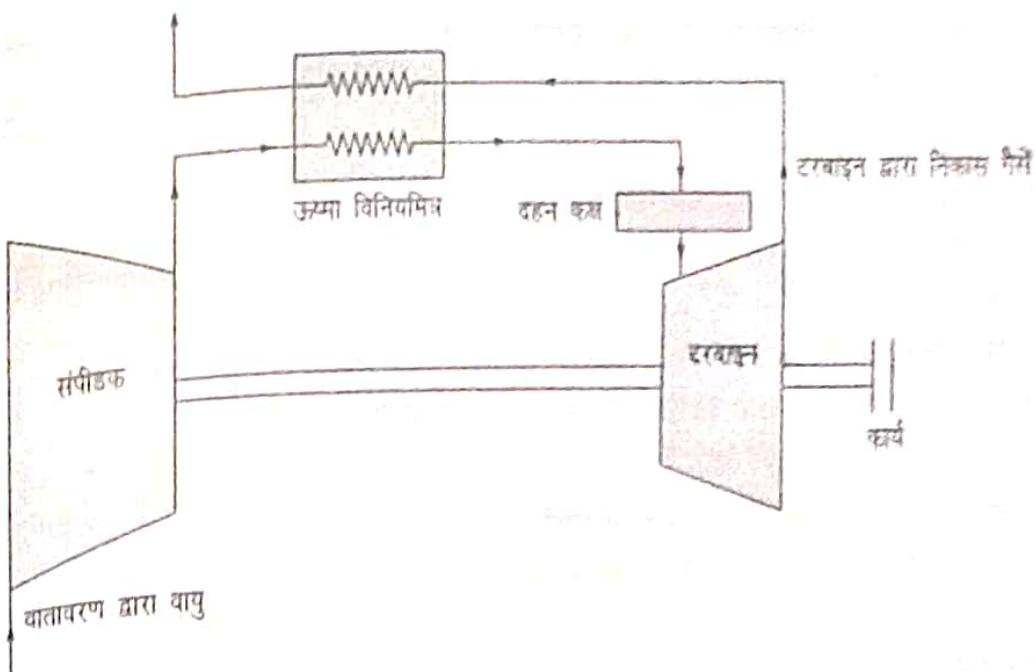


चित्र 12.11—Reheating Method

■ 3. ऊप्पा विनियमित्र (Heat Exchanger or Regenerator)

इस विधि में संपीड़ित वायु को टरबाइन की निकास गैसों द्वारा गर्म किया जाता है। गर्म करने के लिए ऊप्पा विनियमित्र का इस्तेमाल किया जाता है। हम जानते हैं कि टरबाइन में बची गैसों में तापमान होता है तथा इस तापमान का इस्तेमाल हम संपीड़ित वायु को गर्म करने में प्रयोग करते हैं। संपीड़ित वायु का तापमान, टरबाइन के निकास के तापमान पर निर्भर करता है।

यह विधि मुख्यतः बड़े शक्ति संयन्त्रों में प्रयोग की जाती है।



चित्र 12.12-Heat Exchanger or Regenerator

12.7. गैस टरबाइन की तापीय दक्षता को प्रभावित करने वाले कारक

गैस टरबाइन की तापीय दक्षता को प्रभावित करने वाले विभिन्न कारक निम्नलिखित हैं—

- (i) दाब अनुपात (Pressure Ratio)
- (ii) टरबाइन का प्रवेश तापमान (Inlet temperature of turbine)
- (iii) संपीडक का प्रवेश तापमान (Inlet temperature of compressor)
- (iv) संपीडक दक्षता ($\eta_{comp.}$) (Compressor efficiency)
- (v) टरबाइन दक्षता ($\eta_{turbine}$) (Turbine efficiency)

(i) दाब अनुपात (Pressure Ratio)—

चरम विन्दु पर दाब अनुपात बढ़ने पर गैस टरबाइन की तापीय दक्षता बढ़ती है। चरम विन्दु पर पहुँचने के पश्चात् दाब घटोत्तरी पर तापीय दक्षता घटती है।

(ii) टरबाइन का प्रवेश तापमान (Inlet temperature of turbine)

अन्य घटकों को नियत मानते हुए यदि टरबाइन के प्रवेश तापमान में घटोत्तरी होती है तो टरबाइन की तापीय दक्षता में घट होती है।

(iii) संपीडक का प्रवेश तापमान (Inlet temperature of compressor)

संपीडक का प्रवेश तापमान बढ़ने पर टरबाइन की तापीय दक्षता में कमी होती है तथा तापमान घटने पर तापीय दक्षता में शृंखल होती है।

(iv) टरबाइन एवं संपीडक दक्षता (Turbine and compressor efficiency)

दोनों में घटोत्तरी या घटोत्तरी से गैस टरबाइन की तापीय दक्षता सदैव परिवर्तनशील रहती है।

□ 12.8. गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र का परीक्षण

सामान्यतः गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र में दो परीक्षण होते हैं—

- दहन भट्टी में ईधन की खपत की गणना करना (Calculation of fuel consumption in combustor)
- ऊर्जा संतुलन परीक्षण (Energy balance test)

(i) दहन भट्टी में ईधन की खपत की गणना करना—

दहन भट्टी में ईधन की खपत की गणना kg/kWh में की जाती है। विशिष्ट ईधन की खपत की गणना संयन्त्र की दक्षता पर निर्भर करता है।

(ii) ऊर्जा संतुलन परीक्षण

इस परीक्षण से ईधन खपत तथा द्रव्यमान प्रवाह दर की गणना की जाती है।

निम्न घटक की गणना भी की जाती है—

- प्रत्येक अवयव का प्रवेश एवं निकास लाप्ताना।
- प्रत्येक अवयव का प्रवेश एवं निकास दाब।
- संपीडक के लिए आवश्यक ऊर्जा।
- एन्थालपी में परिवर्तन प्रवेश एवं निकास।
- सोहन तेल की गणना।
- ऊर्जा हानि आदि।

उपरोक्त की गणना के पश्चात् ऊर्जा संतुलन पत्रक (Heat balance sheet) तैयार किया जाता है।

□ 12.9. गैस टरबाइन में प्रयुक्त प्रमुख ऊर्जागतिकी चक्र

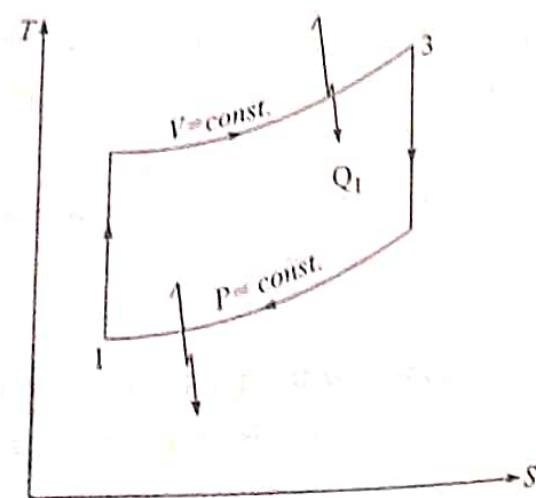
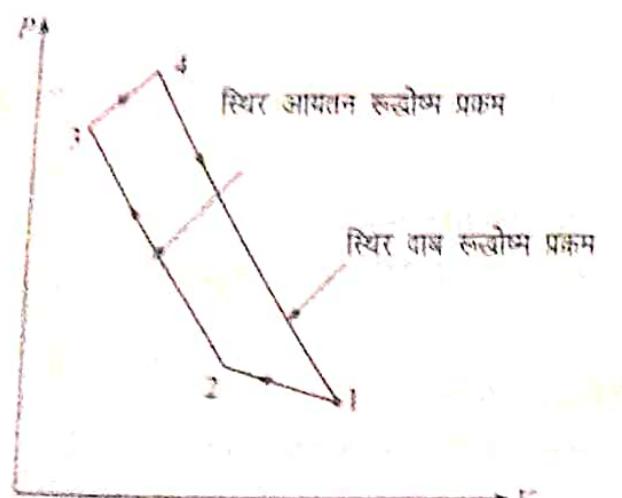
गैस टरबाइन में दो प्रकार के ऊर्जागतिकी चक्र प्रयोग किए जाते हैं—

- एटकिन्सन चक्र (Atkinson cycle)
- ब्रेटन चक्र या जूल चक्र (Brayton cycle or Joule cycle)

■ (i) एटकिन्सन चक्र (Atkinson cycle)

इस चक्र को डॉ. जेन एटकिन्सन द्वारा प्रतिपादित किया गया था, इसलिए इसे एटकिन्सन चक्र कहते हैं। इस चक्र में दो रूद्धोच्च प्रक्रम (Adiabatic process) होते हैं तथा एक स्थिर आयतन दूसरा स्थिर दाब प्रक्रम होता है।

आरेख का $P-V$ एवं $T-S$ आरेख निम्न हैं—



चित्र 12.13

तीस टरबाइन एवं जेट प्रपल्यान

चार प्रक्रम निम्नलिखित हैं—

प्रक्रम 1-2—स्थिर दाब पर ऊपरा निष्कासन

प्रक्रम 2-3—रुद्धोष संपीडन प्रक्रम

प्रक्रम 3-4—स्थिर आयतन पर प्रदत्त ऊपरा

प्रक्रम 4-1—रुद्धोष प्रसारण प्रक्रम

वायु का द्रव्यमान एकांक मानते हुए—

$$\text{संपीडन अनुपात } \alpha = \frac{V_2}{V_3}$$

$$\text{प्रसारण अनुपात } r = \frac{V_1}{V_4}$$

आरेख से,

$$\text{स्थिर आयतन पर प्रदत्त ऊपरा} = C_V (T_4 - T_3)$$

$$\text{स्थिर दाब पर निष्कासित ऊपरा} = C_P (T_1 - T_2)$$

$$\text{कार्य} = \text{प्रदत्त ऊपरा} - \text{निष्कासित ऊपरा}$$

$$C_V (T_4 - T_1) - C_P (T_1 - T_2)$$

$$\text{चक्र की तापीय दक्षता} = \frac{\text{कार्य}}{\text{प्रदत्त ऊपरा}}$$

$$= \frac{C_V (T_4 - T_3) - C_P (T_1 - T_2)}{C_V (T_4 - T_1)}$$

$$\eta_{\text{तापीय}} = (1 - \gamma) \frac{(T_1 - T_2)}{(T_4 - T_1)}$$

$$\left[\because \frac{C_P}{C_V} = \gamma \right]$$

स्थिर दाब प्रक्रम 1-2 के दौरान

$$\frac{V_1}{T_1} = \frac{V_2}{T_2}$$

$$\Rightarrow \frac{T_2}{T_1} = \frac{V_2}{V_1} = \frac{\alpha}{r} \quad \dots(i)$$

$$\left[\because \frac{V_2}{V_1} = \frac{V_2}{V_3} \times \frac{V_3}{V_1} = \frac{V_2}{V_3} \times \frac{V_4}{V_1} \right] (V_4 = V_3)$$

रुद्धोष सम्पीडन प्रक्रम 2-3 के दौरान

$$\frac{T_3}{T_2} = \left(\frac{V_2}{V_3} \right)^{\gamma-1}$$

$$\frac{T_3}{T_2} = (\alpha)^{\gamma-1}$$

$$I_3 = I_2 \cdot (\alpha)^{\gamma-1}$$

मान समीकरण (iii) के द्वारा

$$\frac{I_2}{I_1} = \left(\frac{I_4}{I_2} \right)^{\gamma-1} = (\tau)^{\gamma-1}$$

$$I_2 = \frac{I_4}{(\tau)^{\gamma-1}}$$

$$\frac{I_2}{I_1} = \frac{\alpha}{\tau}$$

$$I_2 = I_1 \times \left(\frac{\alpha}{\tau} \right)$$

I_1 का मान समीकरण (iii) में रखने पर,

$$I_2 = \frac{I_4}{(\tau)^{\gamma-1}} \times \frac{\alpha}{\tau}$$

$$I_2 = \frac{\alpha I_4}{\tau^\gamma}$$

I_2 का मान समीकरण (iii) में रखने पर,

$$I_3 = \frac{\alpha I_4}{\tau^\gamma} \cdot (\alpha)^{\gamma-1}$$

$$= \left(\frac{\alpha}{\tau} \right)^\gamma \cdot I_4$$

I_1, I_2, I_3 का मान समीकरण (A) में रखने पर,

$$\eta_{\text{thermal}} = (1-\gamma) \times \left[\frac{\frac{I_4}{\tau^{\gamma-1}} - \alpha I_4}{I_4 - \left(\frac{\alpha}{\tau} \right)^\gamma \cdot I_4} \right]$$

$$\boxed{\eta_{\text{thermal}} = (1-\gamma) \left(\frac{r-\alpha}{r^{\gamma} - \alpha^\gamma} \right)}$$

■ (ii) डेटन चक्र वा जूल चक्र

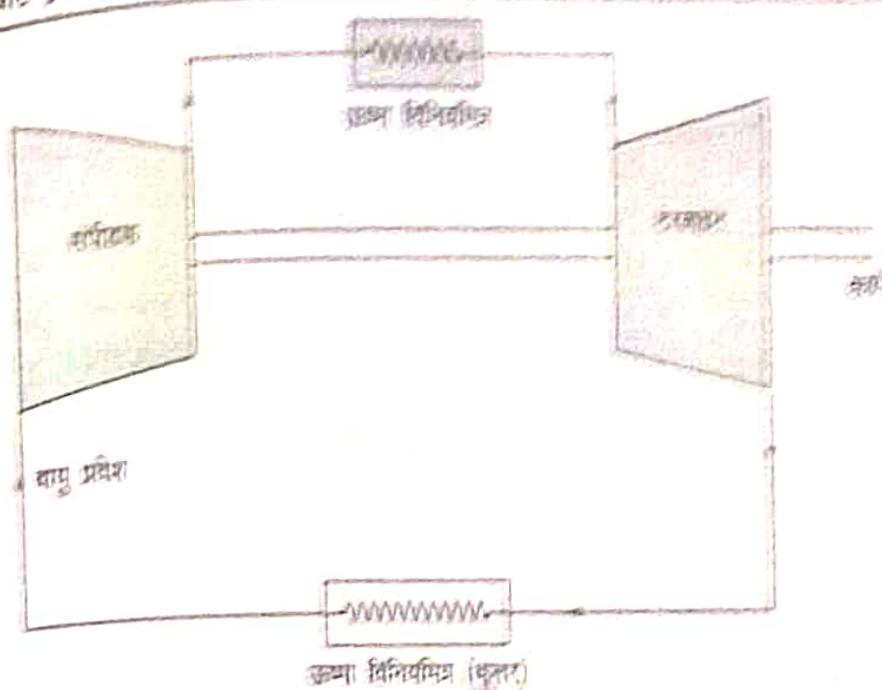
यह एक सैद्धान्तिक चक्र है जो आदर्श गैस पर स्थिर दाब पर प्राप्त होता है। इसे जूल चक्र भी कहा जाता है।

प्रक्रम 1-2—वायु का संपीड़न आइसन्ट्रॉपिक प्रक्रम पर संपीड़क में होता है। इस प्रक्रम के दौरान ऊष्मा का प्रवाह नहीं होता है।

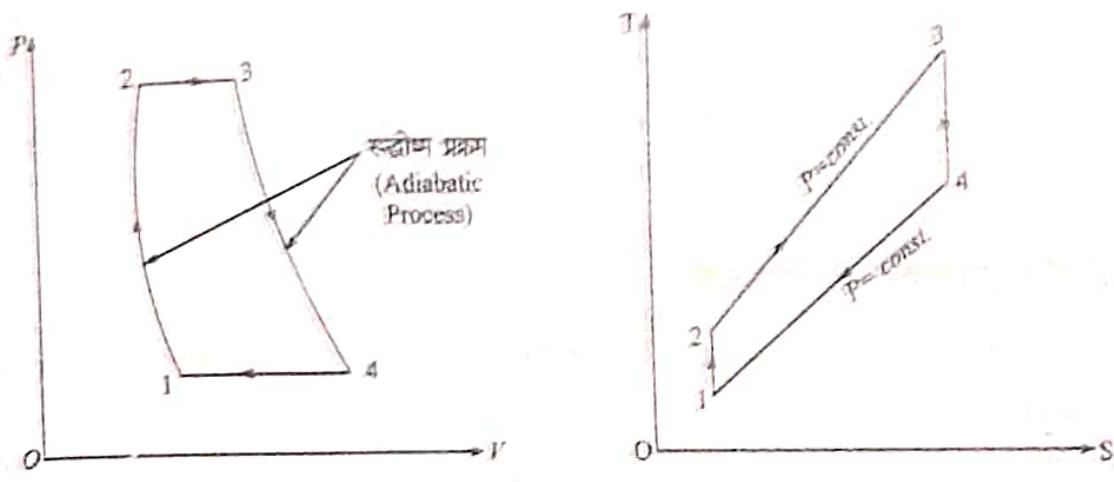
प्रक्रम 2-3—इस प्रक्रम के दौरान दहन कक्ष से ऊष्मा का प्रवाह होता है जिसके कारण वायु (गैसो) के तापमान तथा आयतन में वृद्धि होती है। प्रक्रम के दौरान दाब स्थिर होता है।

प्रक्रम 3-4—इस प्रक्रम में गैसो का विस्तारण टरबाइन में होता है तथा ऊष्मा का प्रवाह नहीं होता है।

प्रक्रम 4-1—इस प्रक्रम के दौरान ऊष्मा को कूलर की सहायता से ठण्डा किया जाता है तथा आयतन एवं तापमान दोनों में कमी होती है। चरण के दौरान दाब में कमी होती है।



चित्र 12.14—जूल अक्ष के प्रमुख अध्ययन



चित्र 12.15

$$\text{चक्र की ऊपरीय दक्षता} = \frac{\text{किया गया कार्य}}{\text{ऊपरी प्रदूष}}$$

$$\eta_{\text{th}} = \frac{mc_p(T_3 - T_2) - mc_p(T_4 - T_1)}{mc_p(T_3 - T_2)}$$

$$\eta_{\text{thermal}} = 1 - \frac{T_4 - T_1}{T_3 - T_2} \quad \dots(i)$$

आइसन्ट्रॉफिक प्रसारण प्रक्रम से

$$\frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$T_2 = T_1 \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$\frac{P_2}{P_1} = r_p = \text{दब अनुपात}$$

$$T_2 = T_1 \cdot (r_p)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$\frac{T_3}{T_2} = \left(\frac{P_3}{P_2} \right)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$T_3 = T_2 \cdot (r_p)^{\frac{1}{\gamma}}$$

(ii)

समीकरण (ii) एवं समीकरण (iii) का मान समीकरण (i) में रखने पर

$$\eta_{\text{thermal}} = 1 - \frac{T_4 - T_1}{\frac{T_4 - T_1}{(r_p)^{\frac{1}{\gamma}}} - T_1 \cdot (r_p)^{\frac{1}{\gamma}}}$$

$$\boxed{\eta_{\text{thermal}} = \frac{1}{(r_p)^{\frac{1}{\gamma}}}}$$

□ 12.10. गैस टरबाइन के अनुप्रयोग

गैस टरबाइन मुख्यतः निम्न क्षेत्रों में प्रयोग किया जाता है—

- ट्रॉफेट इंजन
- रेलवे
- औद्योगिक अनुप्रयोगों में
- विद्युत शक्ति उत्पादन में
- समुद्री क्षेत्रों में आदि।

□ 12.11. गैस टरबाइन के लाभ

- (i) अन्य टरबाइनों की तुलना में वान्त्रिक दक्षता अधिक होती है।
- (ii) फ्लाइंग व्हील की आवश्यकता नहीं होती है।
- (iii) सस्ते ईंधन जैसे पैराफिन का प्रयोग किया जा सकता है।
- (iv) टरबाइन का भार कम होता है।
- (v) टरबाइन का डिजाइन सरल होता है।

12.12. गैस टरबाइन की हानियाँ

- (i) तापीय दक्षता कम होती है।
- (ii) विशेष शीतलन प्रक्रम की आवश्यकता होती है।
- (iii) शुरू करने में दिक्कत होती है।
- (iv) अधिक निकास गैस उत्पन्न करती है।
- (v) इधन नियन्त्रण कठिन होता है।

12.13. ऊष्मा विनियमित्र (Heat Exchanger)

ऊष्मा विनियमित्र एक ऐसा उपकरण है जिसकी सहायता से ऊष्मा का स्थानान्तरण एक द्रव से दूसरे द्रव में किया जाता है जो भिन्न-भिन्न तापमान पर होते हैं।

ऊष्मा विनियमित्र का मुख्य उद्देश्य आवश्यकतानुसार द्रव को ठण्डा एवं गर्म करना होता है।

उदाहरण—बॉयलर, संधनित्र, शीतलक मीनार, मितोपयोजक, रेडियेटर, पूर्व-तापक आदि। गर्म द्रव से ठण्डे द्रव की ओर ऊष्मा का स्थानान्तरण निम्न प्रक्रमों द्वारा होता है—

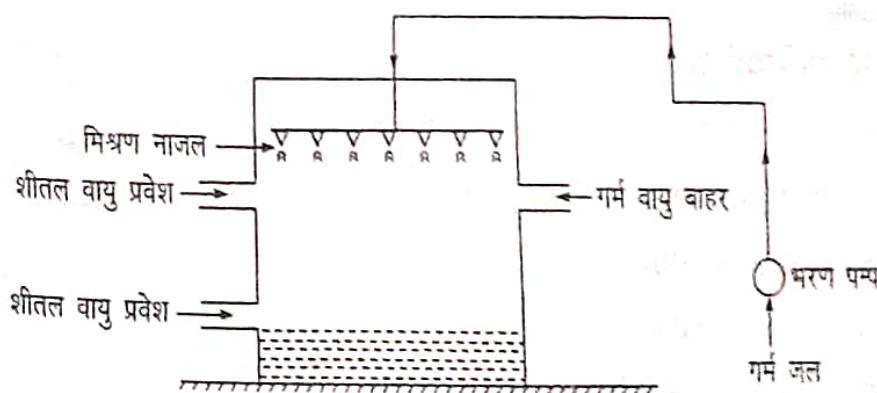
- (a) द्रव एवं दीवार के बीच संवहन
- (b) संचरण द्वारा (दीवारों के बीच)
- (c) दीवार तथा द्वितीय द्रव के बीच संवहन

12.14. ऊष्मा विनियमित्र का वर्गीकरण

विभिन्न मानक हैं जिसके आधार पर ऊष्मा विनियमित्र का वर्गीकरण किया जाता है। जैसे—ऊष्मा स्थानान्तरण प्रक्रम में प्रकृति, द्रव प्रवाह की सापेक्ष दिशा, ऊष्मा विनियमित्र का डिजाइन एवं त्वचनात्मक विवरण तथा द्रव की भौतिक अवस्था जैसी।

- (i) ऊष्माविनियमित्र की प्रकृति के आधार पर वर्गीकरण
दो वर्गों में विभाजित किया गया है—
 - (a) खुला या प्रत्यक्ष सम्पर्क ऊष्मा विनियमित्र
 - (b) अप्रत्यक्ष सम्पर्क ऊष्मा विनियमित्र
- (a) खुला या प्रत्यक्ष सम्पर्क ऊष्मा विनियमित्र—इस प्रकार के ऊष्मा विनियमित्र में दोनों द्रव एक-दूसरे के प्रत्यक्ष सम्पर्क में आते हैं तथा अपनी ऊर्जा का स्थानान्तरण करते हैं।

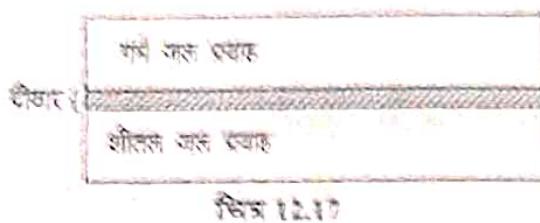
उदाहरण—शीतल मीनार, प्रधार संधनित्र, भरण तापक।



चित्र 12.16

(ii) अद्वाह के ऊंचा विनियमित्र—इस विनियमित्र में गर्भ एवं उष्ण दूषक एक-दूसरे के समान पर नहीं आते।

- उष्णहरण—खोल रख दूषक ऊंचा विनियमित्र, दोहरे पाइप ऊंचा विनियमित्र। यह दो चरणों में विभाजित है—
- रेक्टोटर ऊंचा विनियमित्र
- रिस्पूचीटर ऊंचा विनियमित्र



(iii) उच्च प्रवाह की सापेक्ष दिशा के आधार पर

■ रुक्षान्तर प्रवाह ऊंचा विनियमित्र

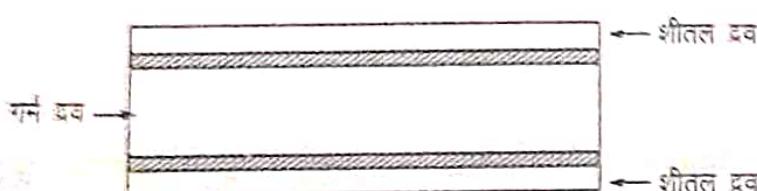
इसमें गर्भ एवं उष्णदे द्रव एक ही दिशा में प्रवाहित होते हैं।



■ विपरीत प्रवाह ऊंचा विनियमित्र

इसमें गर्भ एवं उष्णदे द्रव एक-दूसरे के विपरीत दिशा में प्रवाहित होते हैं।

इस ऊंचा विनियमित्र से अधिकतम ऊंचा का स्थानान्तरण होता है।

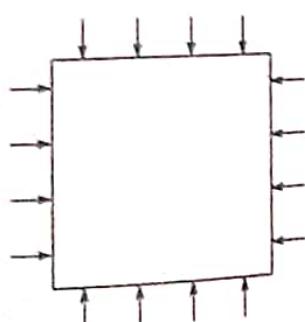


■ क्रॉस प्रवाह ऊंचा विनियमित्र

इसमें गर्भ एवं उष्णदे द्रव एक-दूसरे से समकोण पर मिलते हैं।

(iii) ऊंचा विनियमित्र की संरचना के आधार पर—

- (a) ट्यूब आकार ऊंचा विनियमित्र
- (b) प्लेट आकार ऊंचा विनियमित्र
- (c) प्लेट फिल आकार ऊंचा विनियमित्र



- (iv) त्रिवृती अवस्था के आधार पर—
 (a) वायुवित ऊष्मा विनियमित
 (b) संभवित ऊष्मा विनियमित

12.15. कुल ऊष्मा स्थानान्तरण गुणांक (Overall Heat Transfer Coefficient)

ऊष्मा विनियमित के विश्लेषण के लिए विभिन्न प्रचालन आँकड़ों की आवश्यकता होती है। कुल ऊष्मा स्थानान्तरण

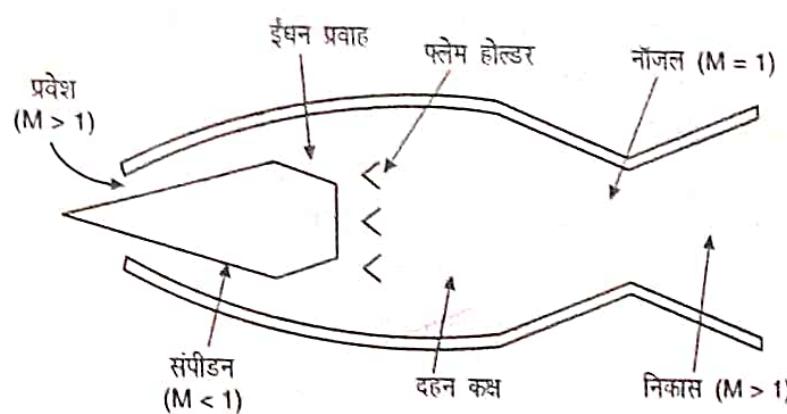
के ऊष्मा विनियमित के विश्लेषण के लिए प्रयोग किया जाता है।

यह विभिन्न तापीय प्रतिरोध के योग से भिन्नकर बना होता है जो ऊष्मा प्रवाह के पथ में पाया जाता है।

12.16. रैमजेट इंजन : परिचय एवं क्रियाविधि

एक रैमजेट, जिसे कभी-कभी एक फ्लाइंग स्टोव पाइप या एक Aerothermodynamic duct के रूप में संदर्भित किया जाता है। एक एयरब्रेकिंग जेट इंजन वह एक रूप है, जो एक अक्षीय कम्प्रेसर या एक केन्द्र प्रसारक कम्प्रेसर के बिना आने देता है। इसके लिए हवा को संपीड़ित करने के लिए इंजन के आगे गति का उपयोग करता है। क्योंकि रैमजेट शून्य एयरस्पीड पर जोर नहीं देता है, वे एक विमान को एक उड़ाव से स्थानान्तरित नहीं कर सकते। इसलिए एक रैमजेट-संचालित वाहन को एक रॉकेट की तरह एक सहायक टेक-ऑफ की आवश्यकता होती है, जो इसे गति प्रदान करने के लिए सहायता करता है, जहाँ से यह जोर लगाने लगता है। रैमजेट्स मच 3 (2,300 मील प्रति घण्टे, 3,700 किमी/घण्टा) के आस-पास सुपरसोनिक वायर से यह जोर लगाने लगता है। इस तरह का इंजन मच 6 (4,600 मी प्रति घण्टे, 7,400 किमी/घण्टा) की गति तक बढ़ाव कर सकता है।

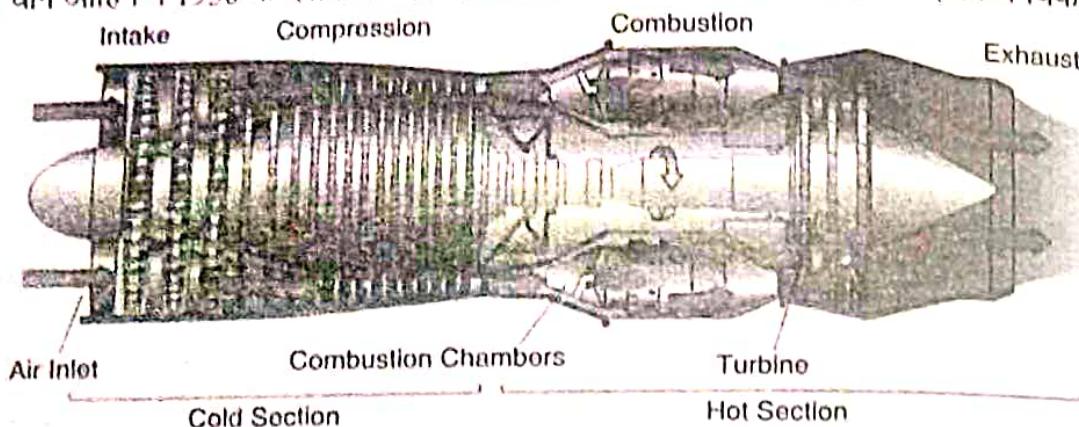
रैमजेट ऐसे अनुप्रयोगों में विशेष रूप से उपयोगी हो सकते हैं, जिन्हें उच्च गति के उपयोग के लिए एक छोटे और लहर तंत्र की आवश्यकता होती है। जैसे कि मिसाइल/हथियार डिजाइनर देख रहे हैं कि जोड़ा रेंज ही रेंज देने के लिए आर्टिलरी लेल में रैमजेट तकनीक का उपयोग किया जाता है। 120 मिमी मोर्टार शैल, यदि रैमजेट द्वारा सहायता प्रदान की जाती है तो यह यह 35 किमी (22 मील) की सीमा प्राप्त करने में सक्षम है। उनका उपयोग सफलतापूर्वक भी किया गया है, हालांकि कुशलतापूर्वक नहीं। हेलिकॉप्टर रोटर्स के अंत में टिप जेट के रूप में 2 रैमजेट पल्जेट्स से भिन्न होते हैं जो एक आन्तरियिक दहन का उपयोग करते हैं। रैमजेट्स एक निरंतर दहन प्रक्रिया को रोजगार देते हैं। जैसे-जैसे गति बढ़ती है, एक रैमजेट की दक्षता कम होने लगती है, क्योंकि संपीड़न के कारण इनलेट में हवा का तापमान बढ़ जाता है, जैसे कि इनलेट तापमान निकास तापमान के करीब पहुँच जाता है। जेट के रूप में कम ऊर्जा निकाली जा सकती है। अभी तक उच्च गति पर उपयोग करने योग्य ध्रस्ट का उत्पादन करने के लिए रैमजेट को संशोधित किया जाना चाहिए ताकि आने वाली हवा संकुचित न हो (इसलिए गर्म हो) लगभग उतना ही।



चित्र 12.21

□ 12.17. टर्बोजेट इंजन

टर्बोजेट एक एयरब्रेकिंग जेट इंजन है, जिसका इस्तेमाल आमतौर पर विमान में किया जाता है। इसमें एक प्रोपेलिंग नॉजल के साथ एक गैस टरबाइन होता है। गैस टरबाइन में एक एयर इनलेट, एक कम्प्रेशर, एक दहन कक्ष और एक टरबाइन होता है, (जो कम्प्रेशर को चलाता है)। कम्प्रेशर से संपीड़ित हवा को दहन कक्ष में ईंधन से गर्म किया जाता है और फिर टरबाइन के माध्यम से विस्तार करने की अनुमति दी जाती है। टरबाइन निकास का विस्तार प्रोपेलिंग नॉजल में किया जाता है। यहाँ यह ध्रुव प्रदान करने के लिए उच्च गति के लिए ल्यारित होता है। दो इंजीनियरों, गूनाइटेड किंगडम में फ्रैंक व्हिटेल और जर्मनी में हेस बॉन ओहिन ने 1930 के दशक के अंत में अवधारणा को स्वतन्त्र रूप व्यवहारिक इंजन में विकसित किया।



चित्र 12.22

जबकि टर्बोजेट एविएशन के लिए गैस टरबाइन पॉवर प्लांट का पहला रूप था, इसे मूल अवधारणा के अन्य विकासों द्वारा बढ़े पैमाने पर उपयोग में लाया गया है। ऑपरेशन में, टर्बोजेट आमतौर पर हवा की अपेक्षाकृत कम मात्रा में बहुत अधिक सुपरसोनिक गति को तेज करके उत्पन्न करते हैं, जबकि टर्बोफैन हवा की एक बड़ी मात्रा को कम द्रासोनिक गति में तेजी लाते हैं। टर्बोजेट्स को टर्बोप्रॉप्स द्वारा धीमे विमान में बदल दिया गया है, क्योंकि उनके पास बेहतर विशिष्ट ईंधन की खपत है। मध्यम गति पर, जहाँ प्रोपेलर अब कुशल नहीं है, टर्बोप्रॉप को टर्बोफैन द्वारा प्रतिस्थापित किया गया है। टर्बोफैन शांत है, और इसमें टर्बोजेट की तुलना में बेहतर रेंज की विशिष्ट ईंधन खपत है। सुपरसोनिक विमान के लिए टर्बोजेट अत्यधिक कुशल हो सकता है।

टर्बोजेट में कम वाहन गति पर खराब दक्षता होती है, जोकि एयरक्राफ्ट के अलावा अन्य वाहनों में उनकी उपयोगिता को सीमित करती है। टर्बोजेट इंजन का उपयोग विमानों के अलावा अन्य वाहनों के अलग-अलग मामलों में किया जाता है, आमतौर पर भूमि गति रिकॉर्ड पर प्रयासों के लिए, जहाँ वाहन 'Turbine Powered' होते हैं, यह आमतौर पर टर्बोजेट इंजन के उपयोग से अधिक होता है, गैस टरबाइन इंजन का उपयोग मूर्छन आउटपुट शाफ्ट को चलाने के लिए किया जाता है। ये हेलीकॉप्टर और ओवरफ्लाइट में आय है। कॉनकार्ड पर टर्बोजेट्स का उपयोग किया गया था और TU-144 के लम्बी दूरी के संस्करणों को सुपरसोनिक रूप से यात्रा करने के लिए लम्बी अवधि विताने की आवश्यकता थी। अपनी उच्च निकास गति, छोटे ललाट खेत्र और सापेक्ष सादगी के कारण मध्यम दूरी की क्रूज मिसाइलों में टर्बोजेट अभी भी आम है। वे अभी भी मिग-25 जैसे कुछ सुपरसोनिक मेनेजिंग पर उपयोग किए जाते हैं। लेकिन अधिकांश सुपरसोनिक रूप से यात्रा करने में बहुत कम समय खर्च करते हैं और सुपरबर्नर को सुपरसोनिक स्प्रिट के लिए निकास गति बढ़ाने के लिए उपयोग करते हैं।

12.18. जेट इंजन के अनुप्रयोग

जेट इंजन एक प्रकार का रिएक्शन इंजन है, जो एक तेज गति वाले जेट को डिस्चार्ज करता है, जो प्रोपल्शन द्वारा थ्रस्ट उत्पन्न करता है। इस व्यापक परिभाषा में एयरब्रेकिंग जेट इंजन (ट्वोजेट, ट्वोफैन, रैमजेट और पल्स जेट) शामिल हैं। सामान्य तौर पर जेट इंजन दहन इंजन होते हैं। आम बोलचाल में 'जेट-इंजन' शब्द का प्रयोग केवल एयरब्रेकिंग जेट इंजन के लिए किया जाता है। ये आमतौर पर एक टर्बाइन द्वारा संचालित एक धूर्णन हवा कंप्रेशर की सुविधा देते हैं, वहे हुए शक्ति के साथ एक प्रोपेलिंग नॉजल के माध्यम से जोर प्रदान करते हैं। इस प्रक्रिया को ब्रेटन थमोडायनामिक चक्र के रूप में जाना जाता है। जेट एयरक्राफ्ट लम्बी दूरी की यात्रा के लिए ऐसे इंजन का उपयोग करते हैं। प्रारम्भिक जेट विमानों ने ट्वोजेट का इस्तेमाल किया जो उप-उड़ान के लिए अपेक्षाकृत अक्षम थे। अधिकांश आधुनिक सवासोनिक जेट विमान अधिक जटिल उच्च बाहपास ट्वोफैन इंजन का उपयोग करते हैं। वे लम्बी दूरी पर पिस्टन और प्रोपेलर एयरोइंजन की तुलना में उच्च गति और अधिक ईंधन दृष्टि देते हैं। उच्च गति अनुप्रयोगों (रैमजेट और स्क्रैमजेट) के लिए बनाए गए कुछ वायु दाव इंजन की गति के प्रभाव का उपयोग करते हैं।

विभिन्न तापीय प्रतिरोध

$$(a) \text{ संवहन प्रतिरोध} = \frac{1}{h_i A_i} \quad (\text{आंतरिक प्रवाह})$$

$$(b) \text{ संचरण प्रतिरोध} = \left[\frac{\ln \frac{r_o}{r_i}}{2\pi k l} \right]$$

$$(c) \text{ अशुद्धि के कारण अवसाद प्रतिरोध} = \frac{F_i}{A_i} \text{ या } \frac{F_o}{A_o}$$

$$(d) \text{ संचरण प्रवाह} = \frac{1}{h_o A_o} \quad (\text{बाह्य प्रवाह})$$

$$\text{कुल प्रतिरोध } \Sigma R = \frac{1}{h_i A_i} + \frac{r_i}{2\pi k l} + \frac{1}{h_o A_o} + \frac{F_i}{A_i} + \frac{F_o}{A_o}$$

कुल ऊष्मा स्थानान्तरण गुणांक को U_o द्वारा प्रदर्शित किया जाता है—

$$U_o = \frac{1}{A_o \Sigma R}$$

$$U_o = \frac{1}{A_o \left[\frac{1}{h_i A_i} + \frac{r_i}{2\pi k l} + \frac{1}{h_o A_o} + \frac{F_i}{A_i} + \frac{F_o}{A_o} \right]}$$

जहाँ

A_o = द्यूब का बाहरी क्षेत्रफल ($\pi d_o L, \text{m}^2$)

A_i = द्यूब का भीतरी क्षेत्रफल ($\pi d_i L, \text{m}^2$)

h_i = ऊष्मा स्थानान्तरण का परत गुणांक (Film coefficient of heat transfer) ($\text{W/m}^2 \text{ }^\circ\text{C}$)

- η = दयूब की भीतरी सतह की आंतरिक त्रिज्या
- r_o = दयूब की बाहरी त्रिज्या
- k = तापीय चालकता ($W/m^{\circ}C$)
- I = कष्टा विनियमित्र की लम्बाई
- h_o = कष्टा स्थानान्तरण का परत गुणांक बाहरी सतह का
- F_i = फाउलिंग गुणांक भीतरी टयूब का
- F_o = फाउलिंग गुणांक बाहरी दयूब का।

|| सारांश ||

- गैस टरबाइन—यह एक प्राथमिक चालक है जिसमें किसी प्रकार की ऊर्जा यान्त्रिक ऊर्जा में परिवर्तित हो जाती है।
- मुख्य अवधार
 - (i) वायु संपीडक (ii) दहन घटी (iii) टरबाइन (iv) जनरेटर
 - वायु संपीडक—यह वायु को संपीडित करने के लिए प्रयोग किया जाता है।
यह दो वर्गों में विभाजित किया गया है—
 - धनात्मक विस्थापन संपीडक
 - घुमाऊ गति संपीडक
- दहन कक्ष—ईंधन के दहन के लिए प्रयोग किया जाता है।
- टरबाइन—प्राथमिक चालक होता है जो रोटर पर यान्त्रिक ऊर्जा उत्पन्न करता है।
- जनरेटर—रोटर की यान्त्रिक ऊर्जा को विद्युत ऊर्जा में स्थानान्तरित करता है।
- ईंधन—तीन प्रकार के ईंधन प्रयोग किए जाते हैं।
- ठोस ईंधन—कोयला
- द्रव ईंधन—पेट्रोलियम
- गैस ईंधन—प्राकृतिक एवं अन्य गैसें।
- गैस टरबाइन का वर्गीकरण
 - दो वर्गों में विभाजित किया गया है—
 - (i) स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन
 - (a) खुला चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन
 - (b) बंद चक्र स्थिर दाब दहन गैस टरबाइन
 - (ii) स्थिर आयतन दहन गैस टरबाइन
- गैस टरबाइन की दक्षता वृद्धि के लिए प्रयुक्त विधियाँ—
 - (i) मध्य शोतलक विधि द्वारा
 - (ii) पुनःतापक विधि द्वारा
 - (iii) कष्टा विनियमित्र विधि द्वारा
- गैस टरबाइन का परीक्षण विधि—
 - ईंधन खपत की गणना करना।
 - ऊर्जा संतुलन की गणना।
- एटकिन्सन चक्र
 - इसमें दो रूढ़ोष्य प्रक्रम तथा एक स्थिर आयतन एवं एक स्थिर दाब प्रक्रम होता है।

$$\eta_{Atkinsion} = (1-\gamma) \left(\frac{r-\alpha}{r^\gamma - \alpha^\gamma} \right)$$

$$r = \frac{V_1}{V_4}, \alpha = \frac{V_2}{V_3}$$

- ब्रेटन चक्र
इसे जूल चक्र भी कहते हैं। यह एक सैद्धान्तिक चक्र है।

$$\eta_{Brayton} = 1 - \frac{1}{\gamma-1} (r_p)^\gamma$$

$$r_p = \frac{P_2}{P_1}$$

ऊष्मा विनियमित्र

ऊष्मा स्थानान्तरण के लिए प्रयुक्त उपकरण को ऊष्मा विनियमित्र कहते हैं।

ऊष्मा विनियमित्र के प्रकार-

- (i) प्रत्यक्ष ऊष्मा विनियमित्र
- (ii) अप्रत्यक्ष ऊष्मा विनियमित्र
- (iii) समान्तर प्रवाह विनियमित्र
- (iv) विपरीत प्रवाह विनियमित्र
- (v) क्रॉस प्रवाह विनियमित्र
- (vi) ट्यूब आकार ऊष्मा विनियमित्र
- (vii) प्लेट आकार ऊष्मा विनियमित्र
- (viii) प्लेट फिल ऊष्मा विनियमित्र
- (ix) वाष्पित्र ऊष्मा विनियमित्र
- (x) संघनित्र ऊष्मा विनियमित्र

कुल ऊष्मा स्थानान्तरण गुणांक

$$U_o = \frac{1}{A_o \left[\frac{1}{h_i A_i} + \frac{\ln \frac{r_o}{r_i}}{2\pi k l} + \frac{1}{h_o A_o} + \frac{F_i}{A_i} + \frac{F_o}{A_o} \right]}$$

महत्वपूर्ण प्रश्न

- वंद चक्र गैस टरबाइन का आरेख द्वारा वर्णन कीजिए। (2003, 04, 07, 10)
- गैस टरबाइन तथा अंतर्दहन इंजन में अन्तर स्पष्ट कीजिए। (2004)
- गैस टरबाइन में प्रयुक्त ऊष्मा विनियमित्र तथा अन्तः शीतलक का वर्णन कीजिए। (2004)
- गैस टरबाइन को वर्गीकृत कीजिए। (2005)
- ऊष्मा विनियमित्र को परिभाषित कीजिए। विभिन्न प्रकार के ऊष्मा विनियमित्र का वर्गीकरण कीजिए। (2005)
- किसी गैस टरबाइन की तापीय दक्षता वृद्धि के लिए अंतः शीतलक एवं पुनः तापक को समझाइए। (2005)

7. निम्न को परिभाषित कीजिए—
 (a) दाब अनुपात
 (c) संयोडक का प्रवेश तापमान
- (b) टरबाइन का प्रवेश तापमान
8. खुला चक्र एवं बंद चक्र में अन्तर स्पष्ट कीजिए। (2009)
9. गैस टरबाइन में प्रयुक्त उत्थानिकी चक्र का वर्णन कीजिए। चक्रों का दाब-आयतन एवं तापमान-एन्थाल्पी आरेख बनाइए तथा तापेय दक्षता के लिए समीकरण प्रतिपादित कीजिए। (2009)
10. तापेय दक्षता के लिए प्रयुक्त विधि का वर्णन कीजिए। (2009)
11. निम्न को परिभाषित कीजिए—
 (a) अनुश्चीतलक
 (b) पुनःतापक
12. गैस टरबाइन के लिए प्रयुक्त अवयवों को लिखिए। गैस टरबाइन के सिद्धान्त को लिखिए। (2011)
13. गैस टरबाइन के लिए प्रयुक्त परीक्षण को लिखिए। (2011)
14. गैस टरबाइन को वर्णीकृत कीजिए। स्थिर दाब गैस टरबाइन का सिद्धान्त एवं क्रियाविधि लिखिए। (2012)
15. खुला चक्र गैस टरबाइन की क्रियाविधि को समझाइए। (2013)
16. गैस टरबाइन पर तक्षिक्त टिप्पणी लिखिए। (2014)

हल सहित उदाहरण

उदाहरण 1. एक सरल गैस टरबाइन में संयोडक एवं टरबाइन लगे हैं जिसकी आइसन्ट्रॉपिक दक्षता 85% है। संयोडक का प्रवेश तापमान 15°C है तथा चक्र के दौरान अधिकतम तापमान 700°C है। दाब अनुपात 4 है। यदि $C_p = 1.1 \text{ kJ/kg K}$ तथा $C_v = 0.786 \text{ kJ/kg K}$ हो तो हानियों को नगण्य मानते हुए विशिष्ट आउटपुट एवं सकल दक्षता ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है, $T_1 = 15^{\circ}\text{C}$

$$T_1 = 15 + 273 \text{ K}$$

$$T_1 = 288 \text{ K}$$

$$T_3 = 700^{\circ}\text{C}$$

$$= 700 + 273 \text{ K}$$

$$= 973 \text{ K}$$

$$R_P = 4, r = 1.4$$

$$\eta_c = \eta_v = 0.85$$

$$C_p = 1.1 \text{ kJ/kg K} \text{ एवं } C_v = 0.876 \text{ kJ/kg K}$$

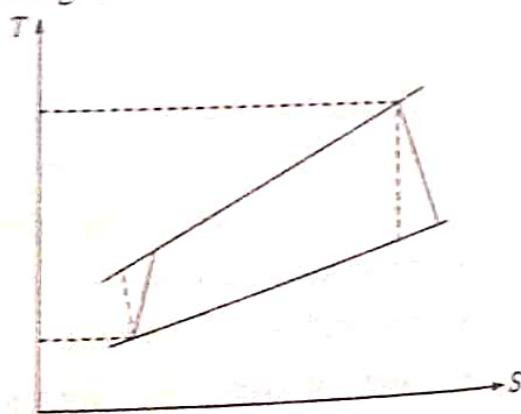
$$(i) \text{ हम ज्ञानते हैं कि } \dot{W}_t - \dot{W}_C = \dot{W}_s$$

$$\dot{W}_T = C_p (T_3 - T_4)$$

$$\dot{W}_C = C_p (T_2 - T_1)$$

$$\text{दाब अनुपात } = \frac{T_2}{T_1} = (R_P)^{\frac{1}{r-1}}$$

$$T_2 = 288 \times (4)^{\frac{1}{1.4}} = 288 \times 1.4^{0.2857} = 356.2 \text{ K}$$



चित्र 12.23

एवं

$$\eta_c = \frac{T'_2 - T_1}{T_2 - T_1}$$

$$0.85 = \frac{427.9 - 288}{T_2 - 288}$$

$$T_2 = 452.6 \text{ K}$$

$$\cdot \frac{T_3}{T'_4} = (R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

एवं

$$T'_4 = \frac{T_3}{(R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}}$$

$$(R_P)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$T'_4 = \frac{973}{(4)^{\frac{1.4-1}{1.4}}} = 645.8 \text{ K}$$

$$\eta_T = \frac{T_3 - T_4}{T_3 - T_4}$$

$$0.85 = \frac{973 - T_4}{973 - 654.8}$$

$$T_4 = 702.5 \text{ K}$$

विशिष्ट आउटपुट

$$W_s = C_p(T_3 - T_4) - C_p(T_2 - T_1) \\ = 1.1(973 - 702.5) - 1.1(452.6 - 288)$$

$$W_s = 116.5 \text{ kJ/kg}$$

(ii) सकल दक्षता,

$$\eta_0 = \frac{W_s}{Q_{2-3}}$$

$$\eta_0 = \frac{W_s}{C_p(T_3 - T_2)} = \frac{116.49}{1.1(973 - 452.6)}$$

$$\eta_0 = 0.2035$$

$$\eta_0 = 20.35\%$$

Ans.

उदाहरण 2. एक गैस टरबाइन 1500 kW शक्ति उत्पन्न करता है। वायु सम्पीड़क में 1 bar तथा 20°C पर 6 वार दबानुपात से प्रवेश करता है। टरबाइन का अधिकतम प्रवेश तापमान 800°C, संपीड़क दक्षता एवं सकल या कुल दक्षता ऋमशः 0.85 तथा 0.2 है। टरबाइन की दक्षता तथा वायु प्रवाह दर ज्ञात कीजिए। मानिए $\gamma = 1.4$

हल : दिया है, $P_1 = 1 \text{ bar}$

$$T_1 = 20^\circ\text{C} = 293 \text{ K}$$

$$T_P = 6, \eta_C = 0.85, \eta_0 = 0.2$$

$$T_3 = 800^\circ\text{C} = 1073 \text{ K}$$

दब अनुपात

$$\frac{T'_2}{T_1} = (R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

Ans.

$$T_2' = 293 \times (6)^{\frac{1.4-1}{1.4}}$$

$$T_2' = 489.2 \text{ K}$$

एवं

$$\eta_C = \frac{T_2' - T_1}{T_2 - T_1}$$

$$0.85 = \frac{489.2 - 293}{T_2 - 293}$$

$$T_2 = 523.8 \text{ K}$$

हम जानते हैं कि

$$\eta_{\text{overall}} = \frac{W_T - W_C}{Q_{2-3}}$$

$$\eta_0 = \frac{(T_3 - T_4) - (T_2 - T_1)}{T_3 - T_2}$$

$$0.2 = \frac{(1073 - T_4) - (523.8 - 293)}{1073 - 523.8}$$

$$T_4 = 732 \text{ K}$$

एवं

$$\frac{T_3}{T_4'} = (R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$\frac{T_4'}{\gamma-1} = \frac{1073}{(R_P)^{\frac{1}{\gamma}}} = \frac{1073}{6^{\frac{1.4-1}{1.4}}}$$

$$T_4' = 642.9 \text{ K}$$

(i) टरबाइन की आइसन्ट्रापिक दक्षता (η_T)

$$\eta_T = \frac{T_3 - T_4}{T_3 - T_4'} = \frac{1073 - 732.4}{1073 - 642.9}$$

$$\eta_T = 0.79$$

$$\boxed{\eta_T = 79\%}$$

Ans.

$$\text{विशिष्ट कार्य } W_S = W_T - W_C$$

$$= C_P (T_3 - T_4) - C_P (T_2 - T_1)$$

$$= 1.005 (1073 - 732.4) = 1.005 (523.7 - 293)$$

$$= 110.4 \text{ kJ/kg}$$

$$\text{द्रव्यमान प्रवाह दर } M_a = \frac{\text{शक्ति उत्पादित}}{\text{विशिष्ट कार्य}}$$

$$= \frac{1500}{110.4}$$

$$\boxed{M_a = 13.58 \text{ kg/sec}}$$

Ans.

सैंटरबाइन एवं जेट प्रपल्शन

उदाहरण 3. गैस टरबाइन यूनिट में संपीडक में वायु 1 bar तथा 10°C पर प्रवेश करती है। संपीडक का स्थैतिक गुण 0.9 बार तथा कुल दाव एवं तापमान 6 bar तथा 230°C है। वायु टरबाइन में 1 bar तथा 460°C पर प्रसारित होती है। यदि टरबाइन द्वारा कुल कार्य 1930 kW हो तथा वायु प्रवेश का वेग 132.8 m/sec हो तो निम्न की गणना कीजिए-

(a) आइसन्ट्रापिक दक्षता

(b) द्रव्यमान प्रवाह दर यदि क्षेत्रफल 0.1 m² हो

(c) टरबाइन का प्रवेश तापमान।

हल : दिया है—

$$T_1 = 10^\circ\text{C} = 10 + 273 \text{ K} = 283 \text{ K}$$

$$T_2 = 230^\circ\text{C} = 230 + 273 \text{ K} = 503 \text{ K}$$

$$T_4 = 460^\circ\text{C} = 460 + 273 \text{ K} = 733 \text{ K}$$

$$P_1 = 1 \text{ bar}, P_2 = 6 \text{ bar}$$

$$A = 0.1 \text{ m}^2$$

$$P = 0.9 \text{ bar} = 0.9 \times 10^5 \text{ N/mm}^2$$

माना $C_P = 1.05 \text{ kJ/kg K}$ (टरबाइन के लिए)

$C_P = 1.13 \text{ kJ/kg K}$ (संपीडक के लिए)

$$\gamma = 1.4$$

हम जानते हैं कि—

$$(i) \eta_C = \frac{T'_2 - T_1}{T_2 - T_1} \quad \text{एवं} \quad \frac{T'_2}{T_1} = (R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$T'_2 = T_1 \times (R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$= 283 \times (6)^{\frac{1.4-1}{1.4}}$$

$$= 372.2 \text{ K}$$

$$\eta_C = \frac{472.2 - 283}{503 - 283} = 0.86$$

$\eta_C = 86\%$

Ans.

(ii) द्रव्यमान प्रवाह दर

गैस समीकरण से,

$$P_1 V_1 = RT$$

$$V_1 = \frac{RT_1}{P_1}$$

माना $R = 300 \text{ N-m/kg K}$ (वायु के लिए)

$$V_1 = \frac{300 \times 274.6}{0.9 \times 10^5}$$

$$V_1 = 0.9153 \text{ m}^3/\text{kg}$$

एवं

$$m = \frac{A_1 C_1}{V_1} = \frac{0.1 \times 132.8}{0.9153} = 14.51 \text{ kg/sec}$$

$m = 14.51 \text{ kg/sec}$

(iii) टरबाइन का प्रवेश तापमान

$$W_S = 1930 \text{ kW}$$

$$W_S = W_T - W_C$$

$$W_S = m [C_P (T_3 - T_4) - C_P (T_2 - T_1)]$$

$$1930 = 14.51 [1.05 (T_3 - 733) - 113 (503 - 283)]$$

$T_3 = 1055.1 \text{ K}$

Ans.

उदाहरण 4. निम्न की गणना कीजिए-

- (i) दाब अनुपात अधिकतम शक्ति आउटपुट के लिए
- (ii) टरबाइन कार्य एवं संपीडक कार्य
- (iii) शाफ्ट कार्य
- (iv) कार्य अनुपात
- (v) शक्ति आउटपुट

यदि टरबाइन 295 K तथा 1085 K के बीच कार्य कर रहा हो तथा द्रव्यमान प्रवाह दर 22 kg/sec, $\gamma = 1.4$, $C_P = 1.005 \text{ kJ/kg K}$ हो।

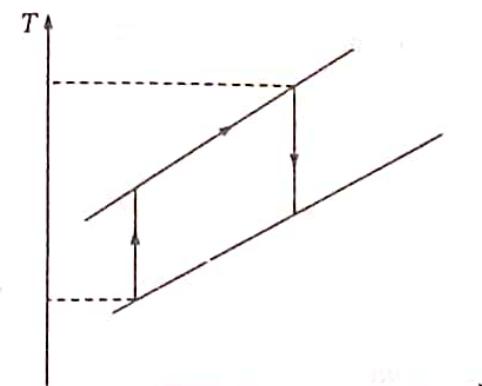
हल : दिया है, $T_1 = 295 \text{ K}$, $T_3 = 1085 \text{ K}$, $m = 22 \text{ kg/sec}$

- (i) दाब अनुपात अधिकतम शक्ति आउटपुट के लिए

$$R_P = \left(\frac{T_3}{T_1} \right)^{\frac{1}{2(\gamma-1)}}$$

$$R_P = \left(\frac{1085}{295} \right)^{\frac{1.4}{2(1.4-1)}}$$

$R_P = 9.77$



चित्र 12.24

Ans.

- (ii) संपीडक कार्य $W_C = C_P (T_2 - T_1)$

$$\frac{T_2}{T_1} = R_P \frac{\gamma-1}{\gamma}$$

$$\frac{T_2}{295} = (9.77) \frac{1.4-1}{1.4}$$

$$T_2 = 565.8 \text{ K}$$

$$W_C = 1.005 (565.8 - 295)$$

$W_C = 272.15 \text{ kJ/kg}$

टरबाइन कार्य

$$W_T = C_P (T_3 - T_4)$$

$$\frac{T_3}{T_4} = (R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

Ans.

$$T_4 = \frac{1085}{(9.77)^{\frac{1.4-1}{1.4}}}$$

$$T_4 = 565.7 \text{ K}$$

$$W_T = 1.006 (1085 - 565.7)$$

$$W_T = 521.9 \text{ kJ/kg}$$

Ans.

(iii) शॉफ्ट कार्य

$$W_S = W_T - W_C \\ = (521.9 - 272.15) \text{ kJ/kg}$$

$$W_S = 249.75 \text{ kJ/kg}$$

Ans.

(iv) कार्य अनुपात = $\frac{W_S}{W_T}$

$$R_W = \frac{249.75}{521.9} = 0.479$$

Ans.

(v) शक्ति आउट = $m \times W_S$

$$= 22 \times 249.75$$

$$P = 549.5 \text{ kW}$$

Ans.

उदाहरण 5. गैस टरबाइन शक्ति संयन्त्र में वायु संपीड़क में 1 bar तथा 293 K पर प्रवेश करता है। संपीड़न के बाद दाब में परिवर्तन 6 bar है। यदि संपीड़क की आइसन्ड्रापिक दक्षता 0.84 हो तो संपीड़क का निकास तापमान ज्ञात कीजिए।

हल : दिया है— $P_1 = 1 \text{ bar}$, $P_2 = 6 \text{ bar}$

माना $\gamma = 1.4$

$$\eta_c = 0.84, T_1 = 293 \text{ K}$$

$$(R_P)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = \frac{T_2^1}{T_1}$$

$$T_2' = \left(\frac{6}{1}\right)^{\frac{1.4-1}{1.4}} \times 293$$

$$= 489.12 \text{ K}$$

हम जानते हैं कि

$$\eta_c = \frac{T_2' - T_1}{T_2 - T_1}$$

$$0.84 = \frac{489.12 - 293}{T_2 - 293}$$

$$T_2 = 526.48 \text{ K}$$

Ans.

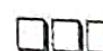
5. विभिन्न प्रकार के संपीडक को वर्गीकृत कीजिए।
6. गैस शक्ति संयन्त्र में प्रयुक्त ईंधन को समझाइए।
7. विभिन्न प्रकार की दक्षताओं को समझाइए।
8. तापीय दक्षता को प्रभावित करने वाले विभिन्न घटकों को लिखिए।
9. निम का T-S आरेख खीचिए—
 - (a) टकिन्सन चक्र
 - (b) ब्रेटन चक्र
10. गैस टरबाइन के लाभ एवं हानियों को लिखिए। गैस टरबाइन के अनुप्रयोगों की विवेचना कीजिए।
11. निम को समझाइए—
 - (i) दाव अनुपात
 - (ii) कार्य अनुपात
 - (iii) संपीडन कार्य
 - (iv) टरबाइन कार्य
12. ऊप्पा विनियमित्र को परिभाषित कीजिए।
13. ऊप्पा विनियमित्र को वर्गीकृत कीजिए।
14. कुल ऊप्पा स्थानान्तरण गुणांक को परिभाषित कीजिए।

बहुविकल्पीय प्रश्न

1. गैस टरबाइन कार्य करता है—
 - (a) जूल चक्र
 - (c) रैकिन चक्र
 - (b) कॉर्नाट चक्र
 - (d) ब्रेटन या एटकिन्सन चक्र
2. खुला चक्र गैस टरबाइन कार्य करता है—
 - (a) ब्रेटन चक्र या एटकिन्सन चक्र
 - (c) रैकिन चक्र
 - (b) जूल चक्र
 - (d) कॉर्नाट चक्र
3. कार्य अनुपात होता है—
 - (a) कुल कार्य तथा प्रदत्त ऊप्पा का अनुपात होता है
 - (b) कुल कार्य तथा टरबाइन कार्य का अनुपात होता है
 - (c) वास्तविक ऊप्पा तथा आइसन्ट्रापिक ऊप्पा का अनुपात है
 - (d) कुल कार्य तथा आइसन्ट्रापिक ऊप्पा का अनुपात होता है
4. कार्य अनुपात निर्भर करता है—
 - (a) दाव अनुपात
 - (c) चक्र के न्यूनतम तापमान पर
 - (b) चक्र के अधिकतम तापमान पर
 - (d) सभी पर
5. गैस टरबाइन का वायु ईंधन मिश्रण होता है—
 - (a) 50 : 1
 - (b) 7 : 1
 - (c) 40 : 1
 - (d) 100 : 1
6. गैस टरबाइन में निम संपीडक प्रयोग किया जाता है—
 - (a) अक्षीय प्रवाह संपीडक
 - (c) लोब प्रकार संपीडक
 - (b) अपकेन्द्री संपीडक
 - (d) पश्चात्र टरबाइन
7. गैस टरबाइन की दक्षता में वृद्धि होती है—
 - (a) पुनः तापक द्वारा
 - (c) (a) एवं (b) द्वारा
 - (b) अन्तःशीतलक द्वारा
 - (d) इनमें से कोई नहीं

उत्तरमाला

1. (d)
2. (a)
3. (b)
4. (d)
5. (d)
6. (a)
7. (c)



13

प्रयोगात्मक कार्य (Experimental Works)

प्रयोग संख्या 1

उद्देश्य—विभिन्न प्रकार के बॉयलर चढ़नार एवं उपसाधन का अध्ययन करना।

उपकरण—प्रयोगशाला में विभिन्न प्रकार के चढ़नार एवं उपसाधन।

विभिन्न प्रकार के चढ़नार—

- (i) सुरक्षा वाल्व
- (ii) जल-तल सूचक
- (iii) दाव गेज
- (iv) भापरोक वाल्व
- (v) निकास टोटी
- (vi) संभरण वाल्व
- (vii) ग्लनीय प्लग

विभिन्न प्रकार के उपसाधन—

- (i) मितोपयोजक
- (ii) अतितापक
- (iii) वायु पूर्व तापक

विभिन्न प्रकार के चढ़नार एवं उपसाधन की क्रियाविधि, सिद्धान्त एवं रचनात्मक अध्ययन अध्याय 3 में किया गया है।

अध्ययन चरण

- (i) सर्वप्रथम विभिन्न प्रकार के चढ़नारों एवं उपसाधन के सिद्धान्त का अध्ययन करना।
- (ii) यदि संभव हो तो चढ़नार एवं उपसाधन अवयवों को खोल कर उनका अध्ययन करना।
- (iii) बॉयलर में चढ़नार एवं उपसाधन के स्थानों का अध्ययन करना।

सावधानियाँ

- (i) अवयवों को सावधानीपूर्वक खोलें।
- (ii) अवयवों को खोलते समय उनका क्रम अवश्य नोट करें।
- (iii) विशिष्टियों का अध्ययन सावधानीपूर्वक करें।



प्रयोग संख्या 2

उद्देश्य—वायु सम्पीडक की क्रियाविधि का अध्ययन करना।

उपकरण—प्रयोगशाला में रखे वायु सम्पीडक।

सिद्धान्त—अध्याय 8 में देखें।

सावधानियाँ—

- (i) अवयवों को सावधानीपूर्वक खोलें।
- (ii) अवयवों को खोलते समय उनका छप अवश्य नहीं करें।
- (iii) विशिष्टियों का अध्ययन सावधानीपूर्वक करें।



प्रयोग संख्या 3

उद्देश्य—प्रयोग विधि द्वारा भाष की शुक्ता भिन्नता ज्ञात करना।

उपकरण—भाष जनित्र या वॉयलर, संयुक्त सपरेटिंग एवं श्राटलिंग कैलोरीमीटर वॉकर, वर्मेंटर, पैनेलर आदि।

सिद्धान्त—यह भाष की गुणवत्ता को माप होती है। इसे 'x' द्वारा मापा जाता है।

$$x = \frac{m_g}{m_g + m_f}$$

m_g = गैस का द्रव्यमान

m_f = जल वाष्प का द्रव्यमान

शुक्ता भिन्नता का मापन निम्न तीन विधियों द्वारा किया जाता है—

- (i) टैंक या बकेट कैलोरीमीटर
- (ii) श्राटलिंग कैलोरीमीटर
- (iii) सपरेटिंग या श्राटलिंग कैलोरीमीटर

निष्कर्ष—परीक्षण के पश्चात् शुक्ता भिन्नता का मान $x = \dots\dots$ प्राप्त हुआ।

सावधानियाँ—

- (i) वॉयलर दाव को उसके डिजाइन दाव पर नियत बनाए रखें।
- (ii) जल एवं वाष्प की मात्रा का मापन सावधानीपूर्वक करें।
- (iii) भाष से जल कणों को दूर कर लें।
- (iv) गणना सावधानीपूर्वक करें।



प्रश्नोग संख्या 4

जटिलता— उच्च दाब बॉयलर की संरचना एवं विशिष्टताओं का अध्ययन करना।

उपकरण— यदि प्रयोगशाला में कार्यकारी उच्च दाब बॉयलर हो तो उसी क्रियाविधि का अध्ययन करना। यदि कार्यकारी बॉयलर न हो तो घौम्हल की सहायता से संरचनात्मक विशिष्टियों का अध्ययन करना। यदि

विभिन्न प्रकार के उच्च दाब बॉयलर प्रियालिखित हैं—

- (i) लॉ-ग्रॉव्स बॉयलर
- (ii) लौ एफलर बॉयलर
- (iii) जैमसन बॉयलर
- (iv) विलाक्स बॉयलर
- (v) स्कॉमिङ-हार्टमैन बॉयलर

सिद्धान्त एवं रचना—

क्रियाविधि का सिद्धान्त एवं रचना का वर्णन अध्याय 3 में किया गया है।

सामग्री— (i) प्रयोगशाला

- (ii) पेन, पेसिल इत्यादि।

अध्ययन चरण—

- (i) प्रयोगशाला में उच्च दाब बॉयलर का नाम नोट करें।
 - (ii) सप्लायर का नाम नोट करें।
 - (iii) बॉयलर के विभिन्न संरचनात्मक अवयवों का नाम नोटकर उनका अध्ययन करना।
 - (iv) बॉयलर के तापक सतह का अध्ययन करना।
 - (v) बॉयलर के कार्यकारी दाब का अध्ययन करना।
 - (vi) बॉयलर की क्षमता का अध्ययन करना।
 - (vii) भाप छम जल छम एवं भाप एवं जल ट्यूबों का अध्ययन करना।
 - (viii) विभिन्न प्रकार के चढ़नार एवं उपसाधन का अध्ययन करना।
 - (ix) प्रवेश एवं निकास स्थितियों का अध्ययन करना।
 - (x) जल भाप एवं दहन गैसों के प्रवाह आरेख को खींचिए।
 - (xi) बॉयलर में प्रयुक्त दहन भट्टी का अध्ययन करना।
 - (xii) प्रयुक्त निर्वात उपकरणों का अध्ययन करना।
- सावधानियाँ—**
- (i) विशिष्टियों का अध्ययन सावधानी से करना चाहिए।
 - (ii) प्रवाह आरेख सावधानी से खींचना चाहिए।
 - (iii) यदि बॉयलर कार्यकारी हो तो सुरक्षा उपकरणों को पहनकर अध्ययन करें।



प्रयोग संख्या 5

- उद्देश्य**—लंकाशाया एवं नैटला ब्रॉकलर की क्रियाविधि का अध्ययन करें।
उपकरण—प्रयोगशाला में रखे लंकाशाया एवं नैटला ब्रॉकलर।
सिद्धान्त—अध्याय 6 में देखें।

आवश्यकताएँ—

- अवयवों को सावधानीपूर्वक धोएं।
- अवयवों को स्थोलते पापर उनका क्रम अवश्य नोट करें।
- विशिष्टियों का अध्ययन सावधानीपूर्वक करें।



प्रयोग संख्या 6

उद्देश्य—प्रयोग विधि द्वारा पेट्रोल या डीजल इंजन की ब्रेक शक्ति की गणना करना।

- उपकरण**—(i) डीजल या पेट्रोल इंजन का लैव में स्थापित कार्यकारी पॉडल।
(ii) रस्सी ब्रेक या पानी ब्रेक डायनमोमीटर।
(iii) इंजन की गति मापने के लिए टैकोमीटर।
(iv) जल शीतलन व्यवस्था रस्सी ब्रेक डायनमोमीटर के शीतलन के लिए।

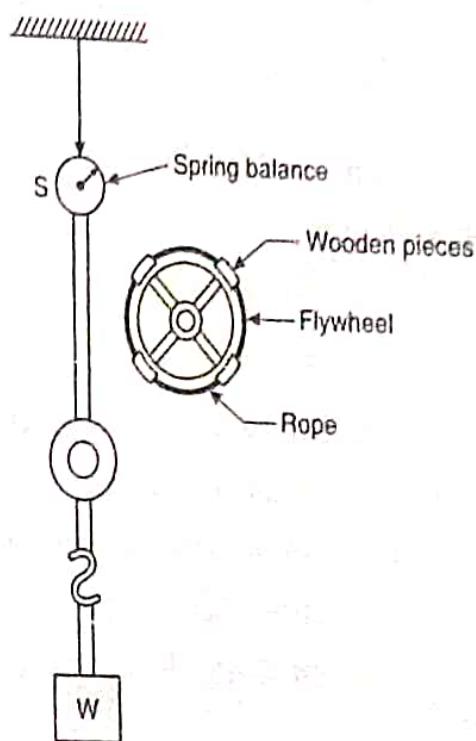
आवश्यक सामग्री—

- इंजन को चलाने के लिए ईंधन
- स्नेहक तेल
- शीतल जल
- आँकड़ों को नोट करने के लिए नोट बुक, पेन, पेसिल, रबर आदि।

क्रियाविधि का सिद्धान्त—

ब्रेक शक्ति की गणना (Determination of Brake Power)—ब्रेक शक्ति की गणना के लिए हम रस्सी ब्रेक डायनमोमीटर का प्रयोग करते हैं। इस Dynamometer में ब्रेक पहिया (Brake wheel) की परिवर्ती (Circumference) पर एक रस्सी बाँध देते हैं। रस्सी को फिसलने से बचाने के लिए हम लकड़ी के गट्टे (Wooden block) का प्रयोग करते हैं। इस Wooden block को चित्र में दिखाया गया है। चित्र के अनुसार रस्सी की महायता से एक सिरे पर भार (W) तथा दूसरे सिरे पर स्प्रिंग नियंत्रक (Spring controlled balance) लगा होता है।

इंजन की गति को मापने के लिए टैकोमीटर (Tachometer) का इस्तेमाल करते हैं।



चित्र 1—Rope brake friction dynamometer

व्यवस्थित आरेख निम्न है—

यदि W = रस्सी के ऊंचाई में लगा भार (N)

S = स्प्रिंग का मान (N)

N = इंजन की चाल (rpm)

D_b = ब्रेक पहिए का व्यास (m)

d = रस्से का व्यास (m)

D_{b+d} = पहिए पर प्रभावी व्यास

Work/revolution = आधूर्ण \times प्रति चक्कर कोण

$$= (W - S) \times \left(\frac{D_b + d}{2} \right) \times 2\pi$$

$$= (W - S) \times (D_b + d) \times \pi$$

$$\text{Work/min} = (W - S) \pi (D_b + d) \times N$$

$$\text{Work/sec} = \frac{(W - S) \pi (D_b + d) \times N}{60}$$

$$\text{Brake power} = \frac{(W - S) \pi (D_b + d) \times N}{60}$$

यदि हम 'd' को छोड़ देते हैं, तो

$$\text{Brake Power} = \frac{(W - S) \pi D_b N}{60}$$

या

$$\text{B.P.} = \frac{2\pi N T}{60 \times 1000} \text{ kW}$$

नोट—रस्सी ब्रेक डायनमोमीटर सस्ता होता है और उसे बनाना भी आसान होता है। परन्तु इसकी प्रमुख कमी यह है कि वर्षण गुणांक (frictional coefficient) तापमान के साथ परिवर्तित होता रहता है।

ब्रेक शक्ति ज्ञात करने की प्रायोगिक विधि—

- (i) सर्वप्रथम इंजन को बिना भार के चालू करें।
- (ii) ब्रेक इम में शीतल जल के प्रवाह को नियन्त्रित करें।
- (iii) ब्रेक इम को स्प्रिंग संतुलक के साथ व्यवस्थित कर शून्य स्थिति पर रखें।
- (iv) इंजन पर भार W को लगाएं तथा चालू करें। स्प्रिंग नियन्त्रक की सहायता से ब्रेक शक्ति का मान नोट करें।
- (v) उपरोक्त प्रक्रिया को दोहराएं।
- (vi) कम-से-कम पाँच मान नोट करें।

निरीक्षण टेबल

| S.No. | Load Applied W (N) | Reading of Spring balance S (N) | Engine speed (N) rpm | Brake Power (kW) | Average B.P. (kW) |
|-------|----------------------------|---|-------------------------|------------------|-------------------------------|
| | | | | $\pi(D+d)(W-S)N$ | |
| 1. | W_1 | S_1 | N_1 | B_1 | |
| 2. | W_2 | S_2 | N_2 | B_2 | |
| 3. | W_3 | S_3 | N_3 | B_3 | $B_1 + B_2 + B_3 + B_4 + B_5$ |
| 4. | W_4 | S_4 | N_4 | B_4 | |
| 5. | W_5 | S_5 | N_5 | B_5 | |

$$\text{ब्रेक शक्ति} = \frac{2\pi N \left(\frac{D+d}{2} \right) (W - S)}{60 \times 1000} \text{ kW}$$

निष्कर्ष— इंजन की औसत ब्रेक शक्ति

$$B = \frac{B_1 + B_2 + B_3 + B_4 + B_5}{5} \text{ kW}$$

सावधानियाँ—

- (i) इंजन को चालू करने से पूर्व, तेल, स्नेहक, शीतल जल अवश्य चेक कर ले।
- (ii) इंजन की गति कम रखें।
- (iii) ब्रेक ड्रम का व्यास सावधानी से नोट करें।


प्रयोग संख्या 7

उद्देश्य— प्रयोगात्मक विधि द्वारा वह मिलिण्डर इंजन का ब्रेक शक्ति तथा सूचित शक्ति पोर्स टेस्ट विधि द्वारा ज्ञात करना।

- उपकरण—**
- (i) 4 सिलिण्डर पेट्रोल इंजन लैब में स्थापित।
 - (ii) 12 V बैट्री पूरी चार्ज अवस्था।
 - (iii) ईंधन, स्नेहक तेल, शीतल जल आदि।
 - (iv) डायनामोमीटर के लिए शीतल जल।
 - (v) स्पैनर, स्क्रू ड्राइवर एवं अन्य टूल।

आवश्यक सामग्री— नोट बुक, पेन, पेसिल, रवर, स्केल आदि।

पोर्स टेस्ट स्पार्क ज्वलन इंजन के लिए (Morse Test for SI Engine)

इस टेस्ट का प्रयोग हम मुख्यतः वह मिलिण्डर इंजन (Multi-cylinder engine) के लिए करते हैं।

माना 4 सिलिण्डर इंजन के लिए हम यह टेस्ट करते हैं।

हम जानते हैं कि जब हंजन अपने निर्धारित चाल पर चलता है तो इसका आघूर्ण ज्ञात करना आसान होता है।

जब हम किसी एक हंजन में शक्ति को प्लग की सहायता से हटा देते हैं तब हंजन की चाल कम हो जाती है। इसको व्यवस्थित करने के लिए भार को कम कर देते हैं।

जब हंजन की चाल अपने वास्तविक मान पर पुनः आ जाती है तो हम फिर आघूर्ण (Torque) को पुनः मापते हैं।

माना $I_1, I_2, I_3, I_4 =$ सूचित शक्ति क्रमशः चारों सिलिंडरों में

$L_1, L_2, L_3, L_4 =$ हंजन सिलिंडरों में क्रमशः हानियाँ

यदि ब्रेक शक्ति सभी सिलिंडरों में 'B' द्वारा प्रदर्शित की गई है, तो

$$B = (I_1 - L_1) + (I_2 - L_2) + (I_3 - L_3) + (I_4 - L_4) \quad \dots(1)$$

जब Cylinder-1 बन्द होगा तब $\Rightarrow I_1 = 0$

$$B = (0 - L_1) + (I_2 - L_2) + (I_3 - L_3) + (I_4 - L_4) \quad \dots(2)$$

समीकरण (1) व (2) से,

$$B - B_1 = I_1$$

इसी प्रकार

$$B - B_2 = I_2$$

$$B - B_3 = I_3$$

$$B - B_4 = I_4$$

Then for an Engine

$$I = I_1 + I_2 + I_3 + I_4$$

$$\eta_{\text{mech}} = \left(\frac{B}{I} \right) \times 100\%$$

सावधानियाँ—

- (i) सभी भारों पर हंजन की गति समान होनी चाहिए।
- (ii) भार तथा गति में अनियमितता कम होनी चाहिए।
- (iii) गणना सावधानीपूर्वक करना चाहिए।



प्रयोग संख्या 8

उद्देश्य— 2 stroke एवं 4 stroke हंजन का अध्ययन करना।

उपकरण— प्रयोगशाला में रखे 2 stroke एवं 4 स्ट्रोक हंजन का कट सेक्शन।

सिद्धान्त— अध्याय 10 में देखें।

सावधानियाँ—

- (i) अवययों को सावधानीपूर्वक खोलें।
- (ii) अवययों को खोलते समय उनका क्रम अवश्य नोट करें।
- (iii) विशिष्टियों का अध्ययन सावधानीपूर्वक करें।



संतुष्ट वाष्य तापमान सारणी

| तापमान (°C) | दबाव (Bar) | विशिष्ट आयतन (m ³ /kg) | | विशिष्ट अन्धालयी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एन्हेली (kJ/kg K) | | | |
|----------------|---------------|--------------------------------------|----------------|-----------------------------|----------------|-----------------|------------------------------|----------------|-----------------|----------------|
| | | p | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} | s _g |
| 0 | 0.0061 | 0.0010002 | 206.3 | - 0.02 | 2501.4 | 2501.4 | - 0.0001 | 9.1566 | 9.1565 | |
| 0.01 | 0.0061 | 0.0010002 | 206.3 | 0.01 | 2501.3 | 2501.3 | 0.0000 | 9.156 | 9.156 | |
| 1 | 0.0065 | 0.001000 | 2192.6 | 4.2 | 2499.0 | 2502.2 | 0.015 | 9.115 | 9.130 | |
| 2 | 0.0070 | 0.0010001 | 179.9 | 8.4 | 2496.7 | 2505.0 | 0.031 | 9.073 | 9.104 | |
| 3 | 0.0076 | 0.0010001 | 168.1 | 12.6 | 2494.3 | 2506.9 | 0.046 | 9.032 | 9.077 | |
| 4 | 0.0081 | 0.0010001 | 157.2 | 16.8 | 2491.9 | 2508.7 | 0.061 | 8.990 | 9.051 | |
| 5 | 0.0087 | 0.0010001 | 147.1 | 21.0 | 2489.6 | 2510.6 | 0.076 | 8.950 | 9.026 | |
| 6 | 0.0093 | 0.0010001 | 137.7 | 25.2 | 2487.2 | 2512.4 | 0.091 | 8.909 | 9.000 | |
| 7 | 0.0100 | 0.0010002 | 129.0 | 29.4 | 2484.8 | 2514.2 | 0.106 | 8.869 | 8.975 | |
| 8 | 0.0107 | 0.0010002 | 120.9 | 33.6 | 2482.5 | 2516.1 | 0.121 | 8.829 | 8.950 | |
| 9 | 0.0115 | 0.0010003 | 113.4 | 37.8 | 2480.1 | 2517.9 | 0.136 | 8.789 | 8.925 | |
| 10 | 0.0123 | 0.0010004 | 106.4 | 42.0 | 2477.7 | 2519.7 | 0.151 | 8.750 | 8.901 | |
| 11 | 0.0131 | 0.0010004 | 99.86 | 46.2 | 2475.4 | 2521.6 | 0.166 | 8.711 | 8.877 | |
| 12 | 0.0140 | 0.0010005 | 93.78 | 50.4 | 2473.0 | 2523.4 | 0.181 | 8.672 | 8.852 | |
| 13 | 0.0150 | 0.0010007 | 88.12 | 54.6 | 2470.7 | 2525.3 | 0.195 | 8.632 | 8.828 | |
| 14 | 0.0160 | 0.0010008 | 82.85 | 58.8 | 2468.3 | 2527.1 | 0.210 | 8.595 | 8.805 | |
| 15 | 0.0170 | 0.0010009 | 77.93 | 63.0 | 2465.9 | 2528.9 | 0.224 | 8.557 | 8.781 | |
| 16 | 0.0182 | 0.0010001 | 73.33 | 67.2 | 2463.6 | 2530.8 | 0.239 | 8.519 | 8.758 | |
| 17 | 0.0194 | 0.0010001 | 69.04 | 71.4 | 2461.2 | 2532.6 | 0.253 | 8.482 | 8.735 | |
| 18 | 0.0206 | 0.0010001 | 65.04 | 75.6 | 2458.8 | 2534.4 | 0.268 | 8.444 | 8.712 | |
| 19 | 0.0220 | 0.0010002 | 61.29 | 79.8 | 2456.5 | 2536.3 | 0.282 | 8.407 | 8.690 | |
| 20 | 0.0234 | 0.0010002 | 57.79 | 84.0 | 2454.1 | 2538.1 | 0.297 | 8.371 | 8.667 | |
| 21 | 0.0249 | 0.0010002 | 54.51 | 88.1 | 2451.8 | 2539.9 | 0.311 | 8.334 | 8.645 | |
| 22 | 0.0264 | 0.0010002 | 51.45 | 92.3 | 2449.4 | 2541.7 | 0.325 | 8.298 | 8.623 | |
| 23 | 0.0281 | 0.0010002 | 48.57 | 96.5 | 2447.0 | 2543.5 | 0.339 | 8.262 | 8.601 | |
| 24 | 0.0298 | 0.0010003 | 45.88 | 100.7 | 2447.7 | 2545.4 | 0.353 | 8.226 | 8.579 | |
| 25 | 0.0317 | 0.0010003 | 43.36 | 104.9 | 2442.3 | 2547.2 | 0.367 | 8.191 | 8.558 | |
| 26 | 0.0336 | 0.0010003 | 40.99 | 109.1 | 2439.9 | 2549.0 | 0.382 | 8.155 | 8.537 | |
| 27 | 0.0257 | 0.0010004 | 38.77 | 113.2 | 2437.6 | 2550.8 | 0.396 | 8.120 | 8.516 | |
| 28 | 0.0378 | 0.0010004 | 36.69 | 117.4 | 2435.2 | 2552.6 | 0.409 | 8.086 | 8.495 | |
| 29 | 0.0401 | 0.0010004 | 34.73 | 121.6 | 2432.8 | 2554.5 | 0.423 | 8.051 | 8.474 | |
| 30 | 0.0425 | 0.0010004 | 32.89 | 125.8 | 2430.5 | 2556.3 | 0.437 | 8.016 | 8.453 | |
| 31 | 0.0450 | 0.0010005 | 31.17 | 130.0 | 2428.1 | 2558.1 | 0.451 | 7.982 | 8.433 | |
| 32 | 0.0476 | 0.0010005 | 29.54 | 134.2 | 2425.7 | 2559.9 | 0.464 | 7.948 | 8.413 | |
| 33 | 0.0503 | 0.0010005 | 28.01 | 138.3 | 2423.4 | 2561.7 | 0.478 | 7.915 | 8.393 | |
| 34 | 0.0532 | 0.0010005 | 26.57 | 142.5 | 2421.0 | 2563.5 | 0.492 | 7.881 | 8.373 | |
| 35 | 0.0563 | 0.0010006 | 25.22 | 146.7 | 2418.6 | 2565.3 | 0.505 | 7.848 | 8.353 | |

Study PowerPoint

ऊष्मा इंजीनियरिंग

366

| तापमान (°C) | चाप (Bar) | विशिष्ट आयतन (m ³ /kg) | | विशिष्ट एन्थालपी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एन्दोपी (kJ/kg K) | | |
|----------------|--------------|--------------------------------------|----------------|-----------------------------|-----------------|----------------|------------------------------|-----------------|----------------|
| | | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} | s _g |
| 36 | 0.0595 | 0.0010006 | 23.94 | 150.9 | 2416.2 | 2567.1 | 0.519 | 7.815 | 8.334 |
| 37 | 0.0628 | 0.0010007 | 22.74 | 155.0 | 2413.9 | 2568.9 | 0.532 | 7.782 | 8.314 |
| 38 | 0.0663 | 0.0010007 | 21.60 | 159.2 | 2411.5 | 2570.7 | 0.546 | 7.749 | 8.295 |
| 39 | 0.0700 | 0.0010007 | 20.53 | 163.4 | 2409.1 | 2572.5 | 0.559 | 7.717 | 8.276 |
| 40 | 0.0738 | 0.0010008 | 19.52 | 167.6 | 2406.7 | 2574.3 | 0.573 | 7.685 | 8.257 |
| 41 | 0.0779 | 0.0010008 | 18.57 | 171.7 | 2404.3 | 2576.0 | 0.586 | 7.652 | 8.238 |
| 42 | 0.0821 | 0.0010009 | 17.67 | 175.9 | 2401.9 | 2577.8 | 0.599 | 7.621 | 8.220 |
| 43 | 0.0865 | 0.0010009 | 16.82 | 180.1 | 2399.5 | 2579.6 | 0.612 | 7.589 | 8.201 |
| 44 | 0.0911 | 0.0010010 | 16.02 | 184.3 | 2397.2 | 2581.5 | 0.626 | 7.557 | 8.183 |
| 45 | 0.0959 | 0.0010010 | 15.26 | 188.4 | 2294.8 | 2583.2 | 0.639 | 7.526 | 8.165 |
| 46 | 0.1010 | 0.0010010 | 14.54 | 192.6 | 2392.4 | 2585.0 | 0.652 | 7.495 | 8.147 |
| 47 | 0.1062 | 0.0010011 | 13.86 | 196.6 | 2390.0 | 2586.8 | 0.665 | 7.464 | 8.129 |
| 48 | 0.1118 | 0.0010011 | 13.22 | 201.0 | 2387.6 | 2588.6 | 0.678 | 7.433 | 8.111 |
| 49 | 0.1175 | 0.0010012 | 12.61 | 205.1 | 2385.2 | 2590.3 | 0.691 | 7.403 | 8.094 |
| 50 | 0.1235 | 0.0010012 | 12.03 | 209.3 | 2382.7 | 2592.1 | 0.704 | 7.372 | 8.076 |
| 52 | 0.1363 | 0.0010013 | 10.97 | 217.7 | 2377.9 | 2595.6 | 0.730 | 7.312 | 8.042 |
| 54 | 0.1502 | 0.0010014 | 10.01 | 226.0 | 2373.1 | 2599.1 | 0.755 | 7.253 | 8.008 |
| 56 | 0.1653 | 0.0010015 | 9.149 | 234.4 | 2268.2 | 2602.6 | 0.781 | 7.194 | 7.975 |
| 58 | 0.1817 | 0.0010016 | 8.372 | 242.8 | 2363.4 | 2606.2 | 0.806 | 7.136 | 7.942 |
| 60 | 0.1994 | 0.0010017 | 7.671 | 251.1 | 2385.5 | 2609.6 | 0.831 | 7.078 | 7.909 |
| 62 | 0.2186 | 0.0010018 | 7.037 | 259.5 | 2353.6 | 2613.1 | 0.856 | 7.022 | 7.878 |
| 64 | 0.2393 | 0.0010019 | 6.463 | 267.9 | 2348.7 | 2616.5 | 0.881 | 6.965 | 7.846 |
| 66 | 0.2617 | 0.0010020 | 5.943 | 276.2 | 2343.7 | 2619.9 | 0.906 | 6.910 | 7.816 |
| 68 | 0.2859 | 0.0010022 | 5.471 | 284.6 | 2338.8 | 2623.4 | 0.930 | 6.855 | 7.785 |
| 70 | 0.3119 | 0.0010023 | 5.042 | 293.0 | 2333.8 | 2626.8 | 0.955 | 6.800 | 7.755 |
| 75 | 0.3858 | 0.0010026 | 4.131 | 313.9 | 2321.4 | 2653.3 | 1.015 | 6.667 | 7.682 |
| 80 | 0.4739 | 0.0010029 | 3.407 | 334.9 | 2308.8 | 2643.7 | 1.075 | 6.537 | 7.612 |
| 85 | 0.5783 | 0.0010033 | 2.828 | 355.9 | 2296.0 | 2651.9 | 1.134 | 6.410 | 7.544 |
| 90 | 0.7014 | 0.0010036 | 2.361 | 376.9 | 2283.2 | 2660.1 | 1.192 | 6.287 | 7.479 |
| 95 | 0.8455 | 0.0010040 | 1.982 | 397.9 | 2270.5 | 2668.1 | 1.250 | 6.166 | 7.416 |
| 100 | 1.0135 | 0.001044 | 1.673 | 419.0 | 2257.0 | 2676.0 | 1.307 | 6.048 | 7.355 |

| पाच (Bar) | तापमान (°C) | विशिष्ट आयतन (m ³ /kg) | | विशिष्ट अन्यालयी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एन्द्रोपी (kJ/kg K) | | |
|--------------|----------------|--------------------------------------|----------------|-----------------------------|----------------|-----------------|--------------------------------|----------------|-----------------|
| | | t | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} |
| P | 0.01 | 0.0010002 | 206.14 | 0.01 | 2501.3 | 2501.4 | 0.000 | 9.156 | 9.156 |
| 0.006113 | 7.0 | 0.0010000 | 129.21 | 29.3 | 2484.9 | 2514.2 | 0.106 | 8.870 | 8.976 |
| 0.010 | 13.0 | 0.0010007 | 87.98 | 54.7 | 2470.6 | 2525.3 | 0.196 | 8.632 | 8.828 |
| 0.015 | 17.0 | 0.001001 | 67.00 | 73.5 | 2460.0 | 2533.5 | 0.261 | 8.463 | 8.724 |
| 0.020 | 21.1 | 0.001002 | 54.25 | 88.5 | 2451.6 | 2540.1 | 0.312 | 8.331 | 8.643 |
| 0.025 | 24.1 | 0.001003 | 45.67 | 101.0 | 2444.5 | 2545.5 | 0.355 | 8.223 | 8.578 |
| 0.030 | 26.7 | 0.0010003 | 39.50 | 111.9 | 2438.4 | 2550.3 | 0.391 | 8.132 | 8.523 |
| 0.035 | 29.0 | 0.0010004 | 34.80 | 121.5 | 2432.9 | 2554.4 | 0.423 | 8.052 | 8.475 |
| 0.040 | 31.0 | 0.0010005 | 31.13 | 130.0 | 2428.2 | 2558.2 | 0.451 | 7.982 | 8.433 |
| 0.045 | 32.9 | 0.0010005 | 28.19 | 137.8 | 2423.7 | 2561.5 | 0.476 | 7.929 | 8.395 |
| 0.050 | 34.6 | 0.0010006 | 25.77 | 144.9 | 2419.6 | 2565.5 | 0.500 | 7.861 | 8.361 |
| 0.060 | 36.2 | 0.0010006 | 23.74 | 151.5 | 2415.9 | 2567.4 | 0.521 | 7.809 | 8.330 |
| 0.065 | 37.6 | 0.0010007 | 22.01 | 157.7 | 2412.4 | 2570.1 | 0.541 | 7.761 | 8.302 |
| 0.070 | 39.0 | 0.0010007 | 20.53 | 163.4 | 2409.1 | 2572.5 | 0.559 | 7.717 | 8.276 |
| 0.075 | 40.3 | 0.0010008 | 19.24 | 168.8 | 2406.0 | 2574.8 | 0.576 | 7.675 | 8.251 |
| 0.080 | 41.5 | 0.0010008 | 18.10 | 173.9 | 2403.1 | 2577.0 | 0.593 | 7.636 | 8.229 |
| 0.085 | 42.7 | 0.001009 | 17.10 | 178.7 | 2400.3 | 2579.0 | 0.608 | 7.599 | 8.207 |
| 0.090 | 43.8 | 0.001009 | 16.20 | 183.3 | 2397.7 | 2581.0 | 0.622 | 7.565 | 8.187 |
| 0.095 | 44.8 | 0.001010 | 15.40 | 187.7 | 2395.2 | 2582.9 | 0.636 | 7.532 | 8.168 |
| 0.10 | 45.8 | 0.001010 | 14.67 | 191.8 | 2392.8 | 2584.7 | 0.640 | 7.501 | 8.150 |
| 0.11 | 47.7 | 0.001011 | 13.48 | 199.7 | 2388.3 | 2588.0 | 0.674 | 7.453 | 8.117 |
| 0.12 | 49.4 | 0.001012 | 12.3 | 206.9 | 2384.2 | 2591.1 | 0.696 | 7.390 | 8.086 |
| 0.13 | 51.0 | 0.001013 | 11.4 | 213.7 | 2280.2 | 2593.9 | 0.717 | 7.341 | 8.058 |
| 0.14 | 52.6 | 0.001013 | 10.69 | 220.0 | 2376.6 | 2596.6 | 0.737 | 7.296 | 8.033 |
| 0.15 | 54.0 | 0.001014 | 10.022 | 226.0 | 2373.2 | 2599.2 | 0.7549 | 7.2544 | 8.0093 |
| 0.16 | 55.3 | 0.001015 | 9.433 | 231.6 | 2370.0 | 2601.6 | 0.7721 | 7.2148 | 7.9869 |
| 0.17 | 56.6 | 0.001015 | 8.911 | 236.9 | 2366.9 | 2603.8 | 0.7883 | 7.1775 | 7.9658 |
| 0.18 | 57.8 | 0.001016 | 8.445 | 242.0 | 2363.9 | 2605.9 | 0.8036 | 7.1424 | 7.9459 |
| 0.19 | 59.0 | 0.001017 | 8.027 | 246.8 | 2361.1 | 2607.9 | 0.8182 | 7.1090 | 7.9272 |
| 0.20 | 60.1 | 0.001017 | 7.650 | 251.5 | 2358.4 | 2609.9 | 1.8321 | 7.0773 | 7.9094 |
| 0.21 | 61.1 | 0.001018 | 7.307 | 255.9 | 2355.8 | 2611.7 | 1.8453 | 7.0472 | 7.8925 |
| 0.22 | 62.2 | 0.001018 | 6.995 | 260.1 | 2353.3 | 2613.5 | 1.8581 | 7.0184 | 7.8874 |
| 0.23 | 63.1 | 0.001019 | 6.709 | 264.2 | 2350.9 | 2615.2 | 1.8702 | 6.9908 | 7.8611 |
| 0.24 | 64.1 | 0.001019 | 6.447 | 268.2 | 2348.6 | 2616.8 | 1.8820 | 6.9644 | 7.8464 |
| 0.25 | 65.0 | 0.001020 | 6.205 | 272.0 | 2346.4 | 2618.3 | 0.8932 | 6.9391 | 7.8323 |
| 0.26 | 65.9 | 0.001020 | 5.980 | 275.7 | 2344.2 | 2619.9 | 0.9041 | 6.9147 | 7.8188 |
| 0.27 | 66.7 | 0.001021 | 5.772 | 279.2 | 2342.1 | 2621.3 | 0.9146 | 6.8912 | 7.8058 |
| 0.28 | 67.5 | 0.001021 | 5.579 | 282.7 | 2340.0 | 2622.7 | 0.9248 | 6.8685 | 7.7933 |
| 0.29 | 68.3 | 0.001022 | 5.398 | 286.0 | 2338.1 | 2624.1 | 0.9346 | 6.8466 | 7.7812 |

Study PowerPoint

ऊपरा इंजीनियरिंग

368

| तापमान (°C) | चाप (Bar) | विशिष्ट आयतन (m ³ /kg) | | विशिष्ट एन्दोलापी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एन्दोरापी (kJ/kg K) | | |
|----------------|--------------|--------------------------------------|----------------|------------------------------|-----------------|----------------|--------------------------------|-----------------|----------------|
| | | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} | s _g |
| 0.30 | 69.1 | 0.001022 | 5.229 | 289.3 | 2336.1 | 2625.4 | 0.9441 | 6.8254 | 7.7695 |
| 0.32 | 70.6 | 0.001023 | 4.922 | 295.5 | 2332.4 | 2628.0 | 0.9623 | 6.7850 | 7.7474 |
| 0.34 | 72.0 | 0.001024 | 4.650 | 301.5 | 2328.9 | 2630.4 | 0.9795 | 6.7470 | 7.7265 |
| 0.36 | 73.4 | 0.001025 | 4.408 | 307.1 | 2325.5 | 2632.6 | 0.9958 | 6.7111 | 7.7070 |
| 0.38 | 74.7 | 0.001026 | 4.190 | 312.5 | 2322.3 | 2634.8 | 1.0113 | 6.6771 | 7.6884 |
| 0.40 | 75.9 | 0.001026 | 3.993 | 317.7 | 2319.2 | 2636.9 | 1.0261 | 6.6448 | 7.6709 |
| 0.42 | 77.1 | 0.001027 | 3.815 | 322.6 | 2316.3 | 2638.9 | 1.0402 | 6.6140 | 7.6542 |
| 0.44 | 78.2 | 0.001028 | 3.652 | 327.3 | 2313.4 | 2640.7 | 1.0537 | 6.5846 | 7.6383 |
| 0.46 | 79.3 | 0.001029 | 3.503 | 331.9 | 2310.7 | 2642.6 | 1.0667 | 6.5564 | 7.6231 |
| 0.48 | 80.3 | 0.001029 | 3.367 | 336.3 | 2308.0 | 2644.3 | 1.0792 | 6.5294 | 7.6086 |
| 0.50 | 81.3 | 0.001030 | 3.240 | 340.6 | 2305.4 | 2646.0 | 1.0912 | 6.5035 | 7.5947 |
| 0.55 | 83.7 | 0.001032 | 2.964 | 350.6 | 2299.3 | 2649.9 | 1.1194 | 6.4428 | 7.5623 |
| 0.60 | 86.0 | 0.001033 | 2.732 | 359.9 | 2293.6 | 2653.6 | 1.1454 | 6.3873 | 7.5327 |
| 0.65 | 88.0 | 0.001035 | 2.535 | 368.6 | 2288.3 | 2656.9 | 1.1696 | 6.3360 | 7.5055 |
| 0.70 | 90.0 | 0.001036 | 2.369 | 376.8 | 2283.3 | 2660.1 | 1.1921 | 6.2883 | 7.4804 |
| 0.75 | 92.0 | 0.001037 | 2.215 | 384.5 | 2278.6 | 2663.0 | 1.2131 | 6.2439 | 7.4570 |
| 0.80 | 93.5 | 0.001039 | 2.087 | 391.7 | 2274.0 | 2665.8 | 1.2330 | 6.2022 | 7.4352 |
| 0.85 | 95.1 | 0.001040 | 1.972 | 398.6 | 2269.8 | 2668.4 | 1.2518 | 6.1629 | 7.4147 |
| 0.90 | 96.7 | 0.001041 | 1.869 | 405.2 | 2265.6 | 2670.9 | 1.2696 | 6.1253 | 7.3954 |
| 0.95 | 98.2 | 0.001042 | 1.777 | 411.5 | 2261.7 | 2673.2 | 1.2865 | 6.0906 | 7.3771 |
| 1.0 | 99.6 | 0.001043 | 1.694 | 417.5 | 2257.9 | 2675.4 | 1.3027 | 6.0571 | 7.3598 |
| 1.1 | 102.3 | 0.001046 | 1.549 | 428.8 | 2250.8 | 2679.6 | 1.3330 | 6.9947 | 7.3277 |
| 1.2 | 104.8 | 0.001048 | 1.428 | 439.4 | 2244.1 | 2683.4 | 1.3609 | 6.9375 | 7.2984 |
| 1.3 | 107.18 | 0.001050 | 1.325 | 449.2 | 2237.8 | 2687.0 | 1.3869 | 6.8847 | 7.2715 |
| 1.4 | 109.3 | 0.001051 | 1.236 | 458.4 | 2231.9 | 2690.3 | 1.4109 | 6.8356 | 7.2465 |
| 1.5 | 111.3 | 0.001053 | 1.159 | 467.1 | 2226.2 | 2693.4 | 1.4336 | 5.7898 | 7.2334 |
| 1.6 | 113.3 | 0.001055 | 1.091 | 475.4 | 2220.9 | 2696.2 | 1.4550 | 5.7467 | 7.2017 |
| 1.7 | 115.2 | 0.001056 | 1.031 | 483.2 | 2215.7 | 2699.0 | 1.4752 | 5.7061 | 7.1813 |
| 1.8 | 116.9 | 0.001058 | 1.977 | 490.7 | 2210.8 | 2701.5 | 1.4944 | 5.6678 | 7.1622 |
| 1.9 | 118.6 | 0.001060 | 0.929 | 497.8 | 2206.1 | 2704.0 | 1.5127 | 5.6314 | 7.1440 |
| 2.0 | 120.52 | 0.001061 | 0.885 | 504.7 | 2201.6 | 2706.3 | 1.5301 | 5.5967 | 7.1268 |
| 2.1 | 121.8 | 0.001062 | 0.846 | 511.3 | 2197.2 | 2708.5 | 1.5468 | 5.5637 | 7.1105 |
| 2.2 | 123.3 | 0.001064 | 0.810 | 517.6 | 2193.0 | 2710.6 | 1.5627 | 5.5321 | 7.0949 |
| 2.3 | 124.7 | 0.001065 | 0.777 | 523.7 | 2188.9 | 2712.6 | 1.5781 | 5.5019 | 7.0800 |
| 2.4 | 126.1 | 0.001066 | 0.746 | 529.6 | 2184.9 | 2714.5 | 1.5929 | 5.4728 | 7.0657 |
| 2.5 | 127.4 | 0.001068 | 0.718 | 535.3 | 2181.0 | 2716.4 | 1.6071 | 5.4449 | 7.0520 |
| 2.6 | 128.7 | 0.001069 | 0.693 | 540.9 | 2177.3 | 2718.2 | 1.6209 | 5.4180 | 7.0389 |
| 2.7 | 129.9 | 0.001070 | 0.668 | 546.5 | 2173.6 | 2719.9 | 1.6342 | 5.3920 | 7.0262 |
| 2.8 | 131.2 | 0.001071 | 0.646 | 551.4 | 2170.1 | 2721.5 | 1.6471 | 5.3670 | 7.0140 |
| 2.9 | 132.4 | 0.001072 | 0.625 | 555.5 | 2166.6 | 2723.1 | 1.6595 | 5.3427 | 7.0028 |

| पार्श्व (Bar) | तापमान (°C) | विशिष्ट आयतन (m³/kg) | | विशिष्ट ऊर्ध्वासीं (kJ/kg) | | | विशिष्ट घूलासीं (kJ/kg K) | | |
|------------------|----------------|-------------------------|-------|-------------------------------|----------|--------|------------------------------|----------|--------|
| | | v_f | v_g | h_f | h_{fg} | h_g | s_f | s_{fg} | s_g |
| P | t | | | | | | | | |
| 3.0 | 133.5 | 0.001074 | 0.606 | 561.4 | 2163.2 | 2724.7 | 1.6716 | 5.3193 | 6.9909 |
| 3.1 | 134.6 | 0.001075 | 0.587 | 566.2 | 2159.9 | 2726.1 | 1.6834 | 5.2965 | 6.9799 |
| 3.2 | 135.7 | 0.001076 | 0.570 | 570.9 | 2156.7 | 2727.6 | 1.6948 | 5.2744 | 6.9692 |
| 3.3 | 136.8 | 0.001077 | 0.554 | 575.5 | 2153.5 | 2729.9 | 1.7059 | 5.2530 | 6.9589 |
| 3.4 | 137.8 | 0.001078 | 0.538 | 579.9 | 2150.4 | 2730.3 | 1.7168 | 5.2322 | 6.9489 |
| 3.5 | 138.8 | 0.001079 | 0.524 | 584.3 | 2147.4 | 2731.6 | 1.7273 | 5.2119 | 6.9392 |
| 3.6 | 139.8 | 0.001080 | 0.510 | 588.5 | 2144.4 | 2732.9 | 1.7376 | 5.1921 | 6.9297 |
| 3.7 | 140.8 | 0.001081 | 0.497 | 592.7 | 2141.4 | 2734.1 | 1.7476 | 5.1729 | 6.9205 |
| 3.8 | 141.8 | 0.001082 | 0.486 | 596.8 | 2138.6 | 2735.3 | 1.7574 | 5.1541 | 6.9116 |
| 3.9 | 142.7 | 0.001083 | 0.473 | 600.8 | 2137.7 | 2736.5 | 1.7670 | 5.1358 | 6.9028 |
| 4.0 | 143.6 | 0.001084 | 0.462 | 604.7 | 2133.0 | 2737.6 | 1.7764 | 5.1179 | 6.8943 |
| 4.2 | 145.4 | 0.001086 | 0.441 | 612.3 | 2127.5 | 2739.8 | 1.7945 | 5.0834 | 6.8779 |
| 4.4 | 147.1 | 0.001088 | 0.423 | 619.6 | 2122.3 | 2741.9 | 1.8120 | 5.0503 | 6.8623 |
| 4.6 | 148.7 | 0.001089 | 0.405 | 626.7 | 2117.2 | 2743.9 | 1.8287 | 5.0186 | 6.8473 |
| 4.8 | 150.3 | 0.001091 | 0.390 | 633.5 | 2112.2 | 2745.7 | 1.8448 | 4.9881 | 6.8329 |
| 5.0 | 151.8 | 0.001093 | 0.375 | 640.1 | 2107.4 | 2747.5 | 1.8604 | 4.9588 | 6.8192 |
| 5.2 | 153.3 | 0.001094 | 0.361 | 646.5 | 2102.7 | 2749.3 | 1.8754 | 4.9306 | 6.8059 |
| 5.4 | 154.5 | 0.001096 | 0.348 | 652.8 | 2098.1 | 2750.9 | 1.8899 | 4.9033 | 6.7932 |
| 5.6 | 156.2 | 0.001098 | 0.337 | 658.8 | 2093.7 | 2752.5 | 1.9040 | 4.8769 | 6.7809 |
| 5.8 | 157.5 | 0.001099 | 0.326 | 664.7 | 2089.3 | 2754.0 | 1.9176 | 4.8514 | 6.7690 |
| 6.0 | 158.8 | 0.001101 | 0.315 | 670.4 | 2085.0 | 2755.5 | 1.9308 | 4.8267 | 6.7575 |
| 6.2 | 160.1 | 0.001102 | 0.306 | 676.0 | 2080.9 | 2756.9 | 1.9437 | 4.8027 | 6.7464 |
| 6.4 | 161.4 | 0.001104 | 0.297 | 681.5 | 2076.8 | 2758.2 | 1.9562 | 4.7794 | 6.7356 |
| 6.6 | 162.6 | 0.001105 | 0.288 | 686.8 | 2072.7 | 2759.5 | 1.9684 | 4.7568 | 6.7257 |
| 6.8 | 163.8 | 0.001107 | 0.280 | 692.0 | 2068.8 | 2760.8 | 1.9802 | 4.7348 | 6.7150 |
| 7.0 | 165.0 | 0.001108 | 0.273 | 691.1 | 2064.9 | 2762.0 | 1.9918 | 4.7134 | 6.7052 |
| 7.2 | 166.1 | 0.001110 | 0.265 | 702.0 | 2061.1 | 2763.2 | 2.0031 | 4.6925 | 6.6956 |
| 7.4 | 167.2 | 0.001111 | 0.258 | 706.9 | 2057.4 | 2764.3 | 2.0141 | 4.6721 | 6.6862 |
| 7.6 | 168.3 | 0.001112 | 0.252 | 711.7 | 2053.7 | 2765.4 | 2.0249 | 4.6522 | 6.6771 |
| 7.8 | 169.4 | 0.001114 | 0.246 | 716.3 | 2050.1 | 2766.4 | 2.0354 | 4.6328 | 6.6683 |
| 8.0 | 170.4 | 0.001115 | 0.240 | 720.9 | 2046.5 | 2767.5 | 2.0457 | 4.6139 | 6.6596 |
| 8.2 | 171.4 | 0.001116 | 0.235 | 725.4 | 2043.0 | 2768.5 | 2.0558 | 4.5953 | 6.6511 |
| 8.4 | 172.4 | 0.001118 | 0.229 | 729.9 | 2039.6 | 2769.4 | 2.0657 | 4.5772 | 6.6429 |
| 8.6 | 173.4 | 0.001119 | 0.224 | 734.24 | 2036.2 | 2770.4 | 2.0753 | 4.5594 | 6.6348 |
| 8.8 | 174.4 | 0.001120 | 0.219 | 738.5 | 2032.8 | 2771.3 | 2.0848 | 4.5421 | 6.6269 |
| 9.0 | 175.4 | 0.001121 | 0.215 | 742.6 | 2029.5 | 2772.1 | 2.0941 | 4.5250 | 6.6192 |
| 9.2 | 176.3 | 0.001123 | 0.210 | 746.8 | 2026.2 | 2773.0 | 2.1033 | 4.5083 | 6.6116 |
| 9.4 | 177.2 | 0.001124 | 0.206 | 750.8 | 2023.0 | 2773.8 | 2.1122 | 4.4920 | 6.6042 |
| 9.6 | 178.1 | 0.001125 | 0.202 | 754.8 | 2019.8 | 2774.6 | 2.1210 | 4.4759 | 6.5969 |
| 9.8 | 179.0 | 0.001126 | 0.198 | 758.7 | 2016.7 | 2775.4 | 2.1297 | 4.4601 | 6.5898 |

Study PowerPoint

370

કૃત્ત્વ ઇંજીનિયરિંગ

| દાબ (Bar) | તાપમાન (°C) | વિશિષ્ટ આયતન (m ³ /kg) | | વિશિષ્ટ એન્થાલ્પી (kJ/kg) | | | વિશિષ્ટ એન્ટ્રોપી (kJ/kg K) | | | |
|--------------|----------------|--------------------------------------|--------|------------------------------|----------------|----------------|--------------------------------|----------------|----------------|-----------------|
| | | P | t | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} |
| 10.0 | 179.9 | 0.001127 | 0.194 | 762.6 | 2013.6 | 2776.2 | 2.1382 | 4.4446 | 6.5828 | |
| 10.5 | 182.0 | 0.001130 | 0.185 | 772.0 | 2005.9 | 2778.0 | 2.1588 | 4.4071 | 6.5659 | |
| 11.0 | 184.1 | 0.001133 | 0.177 | 781.1 | 1998.5 | 2779.7 | 2.1786 | 4.3711 | 6.5497 | |
| 11.5 | 186.0 | 0.001136 | 0.170 | 789.9 | 1991.3 | 2781.3 | 2.1977 | 4.3366 | 6.5342 | |
| 12.0 | 188.0 | 0.001139 | 0.163 | 798.4 | 1984.3 | 2782.7 | 2.2161 | 4.3033 | 6.5194 | |
| 12.5 | 189.8 | 0.001141 | 0.157 | 806.7 | 1977.4 | 2784.1 | 2.2338 | 4.2712 | 6.5050 | |
| 13.0 | 191.6 | 0.001144 | 0.151 | 814.7 | 1970.7 | 2785.4 | 2.2510 | 4.2403 | 6.4913 | |
| 13.5 | 193.3 | 0.001146 | 0.146 | 822.5 | 1964.2 | 2786.6 | 2.2676 | 4.2104 | 6.4779 | |
| 14.0 | 195.0 | 0.001149 | 0.141 | 830.1 | 1987.7 | 2787.8 | 2.2837 | 4.1814 | 6.4651 | |
| 14.5 | 196.7 | 0.001151 | 0.136 | 837.5 | 1951.4 | 2788.9 | 2.2993 | 4.1533 | 6.4526 | |
| 15.0 | 198.3 | 0.001154 | 0.132 | 844.7 | 1945.2 | 2789.9 | 2.3145 | 4.1261 | 6.3853 | |
| 15.5 | 199.8 | 0.001156 | 0.128 | 851.7 | 1939.2 | 2790.8 | 2.3292 | 4.0996 | 6.3751 | |
| 16.0 | 201.4 | 0.001159 | 0.124 | 858.6 | 1933.2 | 2791.7 | 2.3436 | 4.0739 | 6.3651 | |
| 16.5 | 202.8 | 0.001161 | 0.120 | 865.3 | 1927.3 | 2792.6 | 2.3576 | 4.0489 | 6.3554 | |
| 17.0 | 204.3 | 0.001163 | 0.117 | 871.8 | 1921.5 | 2793.4 | 2.3713 | 4.0245 | 6.3459 | |
| 17.5 | 205.7 | 0.001166 | 0.113 | 878.3 | 1915.9 | 2794.1 | 2.3846 | 4.0007 | 6.7575 | |
| 18.0 | 207.1 | 0.001168 | 0.110 | 884.6 | 1910.3 | 2794.8 | 2.3976 | 3.9775 | 6.7464 | |
| 18.5 | 208.4 | 0.001170 | 0.107 | 890.7 | 1904.7 | 2795.5 | 2.4103 | 3.9548 | 6.7356 | |
| 19.0 | 209.8 | 0.001172 | 0.105 | 896.8 | 1899.3 | 2796.1 | 2.4228 | 3.9326 | 6.7252 | |
| 19.5 | 211.1 | 0.001174 | 0.102 | 902.8 | 1893.9 | 2796.7 | 2.4349 | 3.9110 | 6.7150 | |
| 20.0 | 212.4 | 0.001177 | 0.0995 | 908.6 | 1888.6 | 2797.2 | 2.4469 | 3.8898 | 6.3366 | |
| 20.5 | 213.6 | 0.001179 | 0.0971 | 814.3 | 1883.4 | 2797.7 | 2.4585 | 3.8690 | 6.3276 | |
| 21.0 | 214.8 | 0.001181 | 0.0949 | 920.0 | 1878.2 | 2798.2 | 2.4700 | 3.8487 | 6.3187 | |
| 21.5 | 216.1 | 0.001183 | 0.0927 | 925.5 | 1873.1 | 2798.6 | 2.4812 | 3.8288 | 6.3100 | |
| 22.0 | 217.2 | 0.001185 | 0.0907 | 931.0 | 1868.1 | 2799.1 | 2.4922 | 3.8093 | 6.3015 | |
| 22.5 | 218.4 | 0.001187 | 0.0887 | 936.3 | 1863.1 | 2799.4 | 2.5030 | 3.7901 | 6.2931 | |
| 23.0 | 219.5 | 0.001189 | 0.0868 | 941.6 | 1858.2 | 2799.8 | 2.5136 | 3.7713 | 6.2849 | |
| 23.5 | 220.7 | 0.001191 | 0.0849 | 946.8 | 1853.3 | 2800.1 | 2.5241 | 3.7528 | 6.2769 | |
| 24.0 | 221.8 | 0.001193 | 0.0832 | 951.9 | 1848.5 | 2800.4 | 2.5343 | 3.7347 | 6.2690 | |
| 24.5 | 222.9 | 0.001195 | 0.0815 | 957.0 | 1843.7 | 2801.7 | 2.5444 | 3.7168 | 6.2612 | |
| 25.0 | 223.9 | 0.001197 | 0.0799 | 962.0 | 1839.0 | 2800.9 | 2.5543 | 3.6993 | 6.2536 | |
| 25.5 | 225.0 | 0.001199 | 0.0783 | 966.9 | 1834.3 | 2801.2 | 2.5640 | 3.6821 | 6.2461 | |
| 26.0 | 226.0 | 0.001201 | 0.0769 | 971.7 | 1829.6 | 2801.4 | 2.5736 | 3.6651 | 6.2387 | |
| 26.5 | 227.1 | 0.001203 | 0.0754 | 976.5 | 1825.1 | 2801.6 | 2.5831 | 3.6484 | 6.2315 | |
| 27.0 | 228.1 | 0.001205 | 0.0740 | 981.2 | 1820.5 | 2801.7 | 2.5924 | 3.6320 | 6.2244 | |
| 27.5 | 229.1 | 0.001207 | 0.0727 | 985.9 | 1816.0 | 2801.9 | 2.6016 | 3.6158 | 6.2173 | |
| 28.0 | 230.0 | 0.001209 | 0.0714 | 990.5 | 1811.5 | 2802.0 | 2.6106 | 3.5998 | 6.2104 | |
| 28.5 | 231.0 | 0.001211 | 0.0701 | 995.0 | 1807.1 | 2802.1 | 2.6195 | 3.5841 | 6.2036 | |
| 29.0 | 232.0 | 0.001213 | 0.0689 | 999.5 | 1802.6 | 2802.2 | 2.6283 | 3.5686 | 6.1969 | |
| 29.5 | 233.0 | 0.001214 | 0.0677 | 1004.0 | 1798.3 | 2802.2 | 2.6370 | 3.5533 | 6.1902 | |

| दाब (Bar) | तापमान (°C) | विशिष्ट आपतन (m³/kg) | | विशिष्ट एन्थालपी (kJ/kg) | | | विशिष्ट उन्हापी (kJ/kg K) | | |
|--------------|----------------|-------------------------|--------|-----------------------------|----------|--------|------------------------------|----------|--------|
| | | v_f | v_g | h_f | h_{fg} | h_g | s_f | s_{fg} | s_g |
| P | t | | | | | | | | |
| 30.0 | 233.8 | 0.001216 | 0.0666 | 1008.4 | 1793.9 | 2802.3 | 2.6455 | 3.5382 | 6.1837 |
| 30.5 | 234.7 | 0.001218 | 0.0655 | 1012.7 | 1789.6 | 2802.3 | 2.6539 | 3.5233 | 6.1772 |
| 31.0 | 235.6 | 0.001220 | 0.0645 | 1017.0 | 1795.4 | 2802.3 | 2.6623 | 3.5087 | 6.1709 |
| 31.5 | 236.5 | 0.001222 | 0.0634 | 1021.2 | 1781.1 | 2802.3 | 2.6705 | 3.4942 | 6.1647 |
| 32.0 | 237.4 | 0.001224 | 0.0624 | 1025.4 | 1776.9 | 2802.3 | 2.6786 | 3.4799 | 6.1585 |
| 32.5 | 238.3 | 0.001225 | 0.0615 | 1029.6 | 1772.7 | 2802.3 | 2.6866 | 3.4657 | 6.1523 |
| 33.0 | 239.2 | 0.001227 | 0.0615 | 1033.7 | 1768.6 | 2802.3 | 2.6945 | 3.4518 | 6.1463 |
| 33.5 | 240.0 | 0.001229 | 0.0596 | 1037.8 | 1764.4 | 2802.2 | 2.7023 | 3.4380 | 6.1403 |
| 34.0 | 240.9 | 0.001231 | 0.0587 | 1041.8 | 1760.3 | 2802.1 | 2.7101 | 3.4244 | 6.1344 |
| 34.5 | 241.7 | 0.001233 | 0.0579 | 1045.8 | 1756.3 | 2802.1 | 2.7177 | 3.4109 | 6.1286 |
| 35.0 | 242.5 | 0.001234 | 0.0570 | 1049.8 | 1752.2 | 2802.0 | 2.7253 | 3.3976 | 6.1228 |
| 35.5 | 243.3 | 0.001236 | 0.0562 | 1053.7 | 1748.2 | 2801.8 | 2.7327 | 3.3844 | 6.1171 |
| 36.0 | 244.2 | 0.001238 | 0.0554 | 1057.6 | 1744.2 | 2801.7 | 2.7401 | 3.3714 | 6.1115 |
| 36.5 | 245.0 | 0.001239 | 0.0546 | 1061.4 | 1740.2 | 2801.6 | 2.7474 | 3.3585 | 6.1059 |
| 37.0 | 245.7 | 0.001242 | 0.0539 | 1065.2 | 1736.2 | 2801.4 | 2.7547 | 3.3458 | 6.1004 |
| 37.5 | 246.5 | 0.001243 | 0.0531 | 1069.0 | 1732.3 | 2801.3 | 2.7618 | 3.3332 | 6.0950 |
| 38.0 | 247.3 | 0.001245 | 0.0524 | 1072.7 | 1728.4 | 2801.1 | 2.7689 | 3.3207 | 6.0896 |
| 38.5 | 248.1 | 0.001247 | 0.0517 | 1076.7 | 1724.5 | 1800.9 | 2.7759 | 3.3083 | 6.0842 |
| 39.0 | 248.8 | 0.001249 | 0.0511 | 1080.1 | 1720.6 | 2800.8 | 2.7829 | 3.2961 | 6.0789 |
| 39.5 | 249.6 | 0.001250 | 0.0504 | 1083.8 | 1716.8 | 2800.5 | 2.7897 | 3.2840 | 6.0737 |
| 40.0 | 250.3 | 0.001252 | 0.0497 | 1087.4 | 1712.9 | 2800.3 | 2.7965 | 3.2720 | 6.0885 |
| 41.0 | 251.8 | 0.001255 | 0.0485 | 1094.6 | 1705.3 | 2799.9 | 2.8099 | 3.2483 | 6.0582 |
| 42.0 | 253.2 | 0.001259 | 0.0473 | 1101.6 | 1697.8 | 2799.4 | 2.8231 | 3.2251 | 6.0482 |
| 43.0 | 254.6 | 0.001262 | 0.0461 | 1108.5 | 1690.3 | 2798.8 | 2.8360 | 3.2023 | 6.0383 |
| 44.0 | 256.0 | 0.001266 | 0.0451 | 1115.4 | 1682.9 | 2798.3 | 2.8487 | 3.1799 | 6.0286 |
| 45.0 | 257.4 | 0.001269 | 0.0440 | 1122.1 | 1675.6 | 2797.7 | 2.8612 | 3.1579 | 6.0191 |
| 46.0 | 258.7 | 0.001272 | 0.0430 | 1128.8 | 1668.3 | 2797.0 | 2.8735 | 3.1362 | 6.0097 |
| 47.0 | 260.1 | 0.001276 | 0.0421 | 1135.3 | 1661.1 | 2796.4 | 2.8855 | 3.1149 | 6.0004 |
| 48.0 | 261.4 | 0.001279 | 0.0412 | 1141.8 | 1653.9 | 2795.7 | 2.874 | 3.0939 | 5.9913 |
| 49.0 | 262.6 | 0.001282 | 0.0403 | 1148.2 | 1646.8 | 2794.9 | 2.9091 | 3.0733 | 5.9823 |
| 50.0 | 263.9 | 0.001286 | 0.0394 | 1154.5 | 1639.7 | 2794.2 | 2.9206 | 3.0529 | 5.9735 |
| 51.0 | 265.1 | 0.001289 | 0.0386 | 1160.7 | 1632.7 | 2793.4 | 2.9319 | 3.0328 | 5.9648 |
| 52.0 | 266.4 | 0.001292 | 0.0378 | 1166.8 | 1625.7 | 2792.6 | 2.9431 | 3.0130 | 5.9561 |
| 53.0 | 267.6 | 0.001296 | 0.0371 | 1172.9 | 1618.8 | 2791.7 | 2.8541 | 2.9935 | 5.9476 |
| 54.0 | 268.7 | 0.001299 | 0.0363 | 1178.9 | 1611.9 | 2790.8 | 2.9650 | 2.9742 | 5.9392 |
| 55.0 | 269.9 | 0.001302 | 0.0256 | 1184.9 | 1605.0 | 2789.9 | 2.9757 | 2.9552 | 5.9309 |
| 56.0 | 271.1 | 0.001306 | 0.0349 | 1190.8 | 1598.2 | 2789.0 | 2.9863 | 2.9364 | 5.9227 |
| 57.0 | 272.2 | 0.001309 | 0.0343 | 1196.6 | 1591.4 | 2788.0 | 2.9967 | 2.9179 | 5.9146 |
| 58.0 | 273.3 | 0.001312 | 0.0336 | 1202.3 | 1584.7 | 2781.8 | 3.0071 | 2.8995 | 5.9066 |
| 59.0 | 274.4 | 0.001315 | 0.0330 | 1208.0 | 1578.0 | 2780.6 | 3.0172 | 2.8814 | 5.8986 |

| पाव (Bar) | तापमान (°C) | विशिष्ट आयतन (m³/kg) | | विशिष्ट अन्यालपी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एन्डोपी (kJ/kg K) | | | |
|--------------|----------------|-------------------------|--------|-----------------------------|----------------|----------------|------------------------------|----------------|----------------|-----------------|
| | | P | t | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} |
| 60.0 | 275.5 | 0.001318 | 0.0324 | 1213.7 | 1571.3 | 2785.0 | 3.0273 | 2.8635 | 5.8908 | |
| 61.0 | 276.6 | 0.001322 | 0.0319 | 1219.3 | 1564.7 | 2784.0 | 3.0372 | 2.8458 | 5.8830 | |
| 62.0 | 277.7 | 0.001325 | 0.0313 | 1224.8 | 1558.0 | 2782.9 | 3.0471 | 2.8283 | 5.8753 | |
| 63.0 | 278.7 | 0.001328 | 0.0308 | 1230.3 | 1551.5 | 2781.8 | 3.0568 | 2.8109 | 5.8677 | |
| 64.0 | 279.8 | 0.001332 | 0.0302 | 1235.7 | 1544.9 | 2780.6 | 3.0664 | 2.7938 | 5.8601 | |
| 65.0 | 280.8 | 0.001335 | 0.0297 | 1241.1 | 1538.4 | 2779.5 | 3.0759 | 2.7768 | 5.8527 | |
| 66.0 | 281.8 | 0.001338 | 0.0292 | 1246.5 | 1531.9 | 2778.3 | 3.0853 | 2.7600 | 5.8452 | |
| 67.0 | 282.8 | 0.001341 | 0.0287 | 1251.8 | 1525.4 | 2777.1 | 3.0946 | 2.7433 | 5.8379 | |
| 68.0 | 283.3 | 0.001345 | 0.0283 | 1257.0 | 1518.9 | 2775.9 | 3.1038 | 2.7268 | 5.8306 | |
| 69.0 | 284.8 | 0.001348 | 0.0278 | 1262.2 | 1512.5 | 2774.7 | 3.1129 | 2.7105 | 5.8233 | |
| 70.0 | 285.8 | 0.001351 | 0.0274 | 1267.4 | 1506.0 | 2773.5 | 3.1219 | 2.6943 | 5.8162 | |
| 71.0 | 286.7 | 0.001355 | 0.0269 | 1272.5 | 1499.6 | 2772.2 | 3.1308 | 2.6782 | 5.8090 | |
| 72.0 | 287.7 | 0.001358 | 0.0265 | 1277.6 | 1493.3 | 2770.9 | 3.1397 | 2.6623 | 5.8020 | |
| 73.0 | 288.6 | 0.001361 | 0.0261 | 1282.7 | 1486.9 | 2769.6 | 3.1484 | 2.6465 | 5.7949 | |
| 74.0 | 289.6 | 0.001364 | 0.0257 | 1287.7 | 1480.5 | 2768.3 | 3.1571 | 2.6309 | 5.7880 | |
| 75.0 | 290.5 | 0.001368 | 0.0253 | 1292.7 | 1474.2 | 2766.9 | 3.1657 | 2.6153 | 5.7810 | |
| 76.0 | 291.4 | 0.001371 | 0.0249 | 1297.6 | 1467.9 | 2765.5 | 3.1742 | 2.5999 | 5.7742 | |
| 77.0 | 292.3 | 0.001374 | 0.0246 | 1302.5 | 1461.6 | 2764.2 | 3.1827 | 2.5846 | 5.7673 | |
| 78.0 | 293.2 | 0.001378 | 0.0242 | 1307.4 | 1455.3 | 2762.8 | 3.1911 | 2.5695 | 5.7605 | |
| 79.0 | 294.1 | 0.001381 | 0.0239 | 1312.3 | 1449.1 | 2761.3 | 3.1994 | 2.5544 | 5.7538 | |
| 80.0 | 294.9 | 0.001384 | 0.0235 | 1317.1 | 1442.8 | 2759.9 | 3.2076 | 2.5395 | 5.7471 | |
| 81.0 | 295.8 | 0.001387 | 0.0232 | 1321.9 | 1436.6 | 2758.4 | 3.2158 | 2.5246 | 5.7404 | |
| 82.0 | 296.7 | 0.001391 | 0.0229 | 1326.6 | 1430.3 | 2757.0 | 3.2239 | 2.5099 | 5.7338 | |
| 83.0 | 297.5 | 0.001394 | 0.0225 | 1331.4 | 1424.1 | 2755.5 | 3.2320 | 2.4952 | 5.7272 | |
| 84.0 | 298.4 | 0.001397 | 0.0222 | 1336.1 | 1417.9 | 2754.0 | 3.2399 | 2.4807 | 5.7206 | |
| 85.0 | 299.2 | 0.001401 | 0.0219 | 1340.7 | 1411.7 | 2752.5 | 3.2479 | 2.4663 | 5.7141 | |
| 86.0 | 300.1 | 0.001404 | 0.0216 | 1345.4 | 1405.5 | 2750.9 | 3.2557 | 2.4519 | 5.7076 | |
| 87.0 | 300.9 | 0.001408 | 0.0213 | 1350.0 | 1399.3 | 2749.4 | 3.2636 | 2.4376 | 5.7012 | |
| 88.0 | 301.7 | 0.001411 | 0.0211 | 1354.6 | 1393.2 | 2747.8 | 3.2713 | 2.4235 | 5.6948 | |
| 89.0 | 302.5 | 0.001414 | 0.0208 | 1359.2 | 1387.0 | 2746.2 | 3.2790 | 2.4094 | 5.6884 | |
| 90.0 | 303.3 | 0.001418 | 0.0205 | 1363.7 | 1380.9 | 2744.6 | 3.2867 | 2.3953 | 5.6820 | |
| 91.0 | 304.1 | 0.001421 | 0.0202 | 1368.3 | 1374.7 | 2743.0 | 3.2943 | 2.3814 | 5.6757 | |
| 92.0 | 304.9 | 0.001425 | 0.0199 | 1372.8 | 1368.6 | 2441.4 | 3.3018 | 2.3676 | 5.6694 | |
| 93.0 | 305.7 | 0.001428 | 0.0197 | 1377.2 | 1362.5 | 2739.7 | 3.3093 | 2.3538 | 5.6631 | |
| 94.0 | 306.4 | 0.001432 | 0.0194 | 1381.7 | 1356.3 | 2738.0 | 3.3168 | 2.3401 | 5.6568 | |
| 95.0 | 307.2 | 0.001435 | 0.0192 | 1386.1 | 1350.2 | 2736.4 | 3.3242 | 2.3264 | 5.6506 | |
| 96.0 | 308.0 | 0.001438 | 0.0189 | 1390.6 | 1344.1 | 2734.7 | 3.3315 | 2.3129 | 5.6444 | |
| 97.0 | 308.7 | 0.001442 | 0.0187 | 1395.0 | 1338.0 | 2733.0 | 3.3388 | 2.2994 | 5.6382 | |
| 98.0 | 309.4 | 0.001445 | 0.0185 | 1399.3 | 1331.9 | 2731.2 | 3.3461 | 2.2859 | 5.6321 | |
| 99.0 | 310.2 | 0.001449 | 0.0183 | 1403.7 | 1325.8 | 2729.5 | 3.3534 | 2.2726 | 5.6259 | |

| दाब (Bar) | तापमान (°C) | विशिष्ट आयतन (m ³ /kg) | | विशिष्ट ऊर्जासंगी (kJ/kg) | | | विशिष्ट ऊर्जा (kJ/kg K) | | | |
|--------------|----------------|--------------------------------------|----------------|------------------------------|----------------|-----------------|----------------------------|----------------|-----------------|----------------|
| | | t | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} | s _g |
| P | | | | | | | | | | |
| 100.0 | 311.1 | 0.001452 | 0.0181 | 1408.0 | 1319.7 | 2727.7 | 3.3605 | 2.2593 | 5.6198 | |
| 102.0 | 312.4 | 0.001459 | 0.0176 | 1416.7 | 1307.5 | 2724.2 | 3.3748 | 2.2328 | 5.6076 | |
| 104.0 | 313.8 | 0.001467 | 0.0172 | 1425.2 | 1295.3 | 2720.2 | 3.3889 | 2.2066 | 5.5955 | |
| 106.0 | 315.3 | 0.001474 | 0.0168 | 1433.7 | 1283.1 | 2716.8 | 3.4029 | 2.1806 | 5.5835 | |
| 108.0 | 316.6 | 0.001481 | 0.0164 | 1442.2 | 1270.9 | 2713.1 | 3.4167 | 2.1548 | 5.5715 | |
| 110.0 | 318.0 | 0.001488 | 0.0160 | 1450.6 | 1258.7 | 2709.3 | 3.4304 | 2.1291 | 5.5595 | |
| 112.0 | 319.4 | 0.001496 | 0.0157 | 1458.9 | 1246.5 | 2705.4 | 3.4440 | 2.1036 | 5.5476 | |
| 114.0 | 320.7 | 0.001504 | 0.0153 | 1467.2 | 1234.3 | 2701.5 | 3.4574 | 2.0783 | 5.5357 | |
| 116.0 | 322.1 | 0.001511 | 0.0149 | 1475.4 | 1222.0 | 2697.4 | 3.4708 | 2.0531 | 5.5239 | |
| 118.0 | 323.4 | 0.001519 | 0.0146 | 1483.6 | 1209.7 | 2693.3 | 3.4840 | 2.0289 | 5.5121 | |
| 120.0 | 324.6 | 0.001527 | 0.0143 | 1491.8 | 1197.4 | 2689.2 | 3.4972 | 2.0030 | 5.5002 | |
| 122.0 | 325.9 | 0.001535 | 0.0139 | 1499.9 | 1185.0 | 2684.9 | 3.5102 | 1.9782 | 5.4884 | |
| 124.0 | 327.1 | 0.001543 | 0.0137 | 1508.0 | 1172.6 | 2680.6 | 3.5232 | 1.9533 | 5.4765 | |
| 126.0 | 328.4 | 0.001551 | 0.0134 | 1516.0 | 1160.1 | 2676.1 | 3.5360 | 1.9286 | 5.4646 | |
| 128.0 | 329.6 | 0.001559 | 0.0131 | 1524.0 | 1147.6 | 2671.6 | 3.5488 | 1.9039 | 5.4527 | |
| 130.0 | 330.0 | 0.001567 | 0.0128 | 1532.0 | 1135.0 | 2667.0 | 3.5616 | 1.8792 | 5.4408 | |
| 132.0 | 332.0 | 0.001570 | 0.0125 | 1540.0 | 1122.3 | 2662.3 | 3.5742 | 1.8546 | 5.4288 | |
| 134.0 | 333.2 | 0.001584 | 0.0123 | 1547.9 | 1109.5 | 2657.4 | 3.5868 | 1.8300 | 5.4168 | |
| 136.0 | 334.3 | 0.001593 | 0.0120 | 1555.8 | 1096.7 | 2652.5 | 3.5993 | 1.8053 | 5.4047 | |
| 138.0 | 335.5 | 0.001602 | 0.0117 | 1563.7 | 1083.8 | 2647.5 | 3.6118 | 1.78.7 | 5.3925 | |
| 140.0 | 336.6 | 0.001611 | 0.0115 | 1571.6 | 1070.7 | 2642.4 | 3.6242 | 1.7550 | 5.3803 | |
| 142.0 | 337.7 | 0.001619 | 0.0112 | 1579.5 | 1057.6 | 2637.1 | 3.6366 | 1.7312 | 5.3679 | |
| 144.0 | 338.8 | 0.001629 | 0.0110 | 1587.4 | 1044.4 | 2631.8 | 3.6490 | 1.7066 | 5.3555 | |
| 146.0 | 339.9 | 0.001638 | 0.0108 | 1595.3 | 1031.0 | 2626.3 | 3.6613 | 1.6818 | 5.3431 | |
| 148.0 | 341.1 | 0.001648 | 0.0106 | 1603.1 | 1017.6 | 2620.7 | 3.6736 | 1.6569 | 5.3305 | |
| 150.0 | 342.1 | 0.001658 | 0.0103 | 1611.0 | 1004.0 | 2615.0 | 3.6859 | 1.6320 | 5.3179 | |
| 152.0 | 343.2 | 0.001668 | 0.0101 | 1618.9 | 990.3 | 2609.2 | 3.6981 | 1.6070 | 5.3051 | |
| 154.0 | 344.2 | 0.001678 | 0.00991 | 1626.8 | 976.5 | 2603.3 | 3.7103 | 1.5819 | 5.2922 | |
| 156.0 | 345.3 | 0.001689 | 0.00971 | 1634.7 | 962.6 | 2597.3 | 3.7226 | 1.5567 | 5.2793 | |
| 158.0 | 346.3 | 0.001699 | 0.00951 | 1642.6 | 948.5 | 2591.1 | 3.7348 | 1.5314 | 5.2663 | |
| 160.0 | 347.3 | 0.001710 | 0.00931 | 1650.5 | 934.3 | 2585.9 | 3.7471 | 1.5060 | 5.2531 | |
| 162.0 | 348.3 | 0.001721 | 0.00911 | 1658.5 | 920.0 | 2578.5 | 3.7594 | 1.4806 | 5.2399 | |
| 164.0 | 349.3 | 0.001733 | 0.00893 | 1666.5 | 905.6 | 2572.1 | 3.7717 | 1.4550 | 5.2267 | |
| 166.0 | 350.3 | 0.001745 | 0.00874 | 1674.5 | 891.0 | 2565.5 | 3.7842 | 1.4290 | 5.2132 | |
| 168.0 | 351.3 | 0.001757 | 0.00855 | 1683.0 | 875.6 | 2558.6 | 3.7974 | 1.4021 | 5.1994 | |
| 170.0 | 352.0 | 0.001769 | 0.00837 | 1691.7 | 859.0 | 2551.6 | 3.8107 | 1.3748 | 5.1855 | |
| 172.0 | 353.2 | 0.001783 | 0.00819 | 1700.4 | 844.0 | 2544.4 | 3.8240 | 1.3473 | 5.1713 | |
| 174.0 | 354.2 | 0.001796 | 0.00801 | 1709.0 | 825.1 | 2537.1 | 3.8372 | 1.3198 | 5.1570 | |
| 176.0 | 355.1 | 0.001810 | 0.00784 | 1717.6 | 811.9 | 2529.5 | 3.8504 | 1.2922 | 5.1425 | |
| 178.0 | 356.0 | 0.001825 | 0.00767 | 1726.2 | 795.6 | 2521.8 | 3.8635 | 1.2643 | 5.1278 | |

| दाब (Bar) | तापमान (°C) | विशिष्ट आयतन (m ³ /kg) | | विशिष्ट अन्धालपी (kJ/kg) | | | विशिष्ट एन्ड्रापी (kJ/kg K) | | | |
|--------------|----------------|--------------------------------------|---------|-----------------------------|----------------|----------------|--------------------------------|----------------|----------------|-----------------|
| | | P | t | v _f | v _g | h _f | h _{fg} | h _g | s _f | s _{fg} |
| 180.0 | 356.9 | 0.001840 | 0.00750 | 1734.8 | 779.1 | 2513.9 | 3.8765 | 1.2362 | 5.1128 | |
| 182.0 | 357.8 | 0.001856 | 0.00733 | 1743.4 | 762.3 | 2505.8 | 3.8896 | 1.2079 | 5.0975 | |
| 184.0 | 358.7 | 0.001872 | 0.00717 | 1752.1 | 745.3 | 2497.4 | 3.9028 | 1.1792 | 5.0820 | |
| 186.0 | 359.6 | 0.001889 | 0.00701 | 1760.9 | 727.9 | 2488.8 | 3.9160 | 1.1501 | 5.0661 | |
| 188.0 | 360.5 | 0.001907 | 0.00684 | 1769.7 | 710.1 | 2479.8 | 3.9294 | 1.1205 | 5.0498 | |
| 190.0 | 361.4 | 0.001926 | 0.00668 | 1778.7 | 692.0 | 2470.6 | 3.9429 | 1.0903 | 5.0332 | |
| 192.0 | 362.3 | 0.001946 | 0.00652 | 1787.8 | 673.3 | 2461.1 | 3.9566 | 1.0594 | 5.0160 | |
| 194.0 | 363.2 | 0.001967 | 0.00636 | 1797.0 | 654.1 | 2451.1 | 3.9706 | 1.0278 | 4.9983 | |
| 196.0 | 364.0 | 0.001989 | 0.00620 | 1806.6 | 634.2 | 2440.7 | 3.9849 | 0.9951 | 4.9800 | |
| 198.0 | 364.8 | 0.002012 | 0.00604 | 1816.3 | 613.5 | 2429.8 | 3.9996 | 0.9614 | 4.9611 | |
| 200.0 | 365.7 | 0.002037 | 0.00588 | 1826.5 | 591.9 | 2418.4 | 4.0149 | 0.9263 | 4.9412 | |
| 202.0 | 366.5 | 0.002064 | 0.00571 | 1837.0 | 569.2 | 2406.2 | 4.0308 | 0.8897 | 4.924 | |
| 204.0 | 367.3 | 0.002093 | 0.00555 | 1848.1 | 545.1 | 2393.3 | 4.0474 | 0.8510 | 4.8984 | |
| 206.0 | 368.2 | 0.002125 | 0.00538 | 1859.9 | 519.5 | 2379.4 | 4.0651 | 0.8099 | 4.8750 | |
| 208.0 | 368.9 | 0.002161 | 0.00521 | 1872.5 | 491.7 | 2364.2 | 4.0841 | 0.7657 | 4.8498 | |
| 210.0 | 369.8 | 0.002201 | 0.00502 | 1886.3 | 461.3 | 2347.6 | 4.1048 | 0.7175 | 4.8223 | |
| 212.0 | 370.6 | 0.002249 | 0.00483 | 1901.5 | 427.4 | 2328.9 | 4.1279 | 0.6639 | 4.7917 | |
| 214.0 | 371.3 | 0.002306 | 0.00462 | 1919.0 | 388.4 | 2307.4 | 4.1543 | 0.6026 | 4.7569 | |
| 216.0 | 372.1 | 0.002379 | 0.00439 | 1939.9 | 341.6 | 2281.6 | 4.1861 | 0.5293 | 4.7917 | |
| 218.0 | 372.9 | 0.002483 | 0.00412 | 1967.2 | 280.8 | 2248.0 | 4.2276 | 0.4346 | 4.7569 | |
| 220.0 | 373.7 | 0.002671 | 0.00373 | 2011.1 | 184.5 | 2195.6 | 4.2947 | 0.2852 | 4.6622 | |
| 221.2 | 374.1 | 0.003170 | 0.00317 | 2107.4 | 0.0 | 2107.4 | 4.4429 | 0.0 | 4.4429 | |

अतितप्त भार के गुण विभिन्न तापमान एवं दाब पर

| T_p (bar) t ($^{\circ}$ C) | Property | 50 | 100 | 150 | 200 | 250 | 300 | 400 | 500 |
|------------------------------------|----------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|
| 0.01 (7.0) | v | 149.1 | 172.2 | 195.3 | 218.4 | 241.5 | 264.5 | 310.7 | 356.8 |
| | u | 2445.4 | 2588.4 | 2588.4 | 2661.6 | 2736.9 | 2812.2 | 2969.0 | 3132.4 |
| | h | 2594.5 | 2783.6 | 2783.6 | 2880.0 | 2978.4 | 3076.8 | 3279.7 | 3489.2 |
| | s | 9.242 | 9.752 | 9.752 | 9.967 | 10.163 | 10.344 | 10.671 | 10.960 |
| 0.05 (32.9) | v | 29.78 | 39.04 | 39.04 | 48.66 | 48.28 | 52.9 | 62.13 | 71.36 |
| | u | 2444.8 | 2588.4 | 2588.4 | 2661.9 | 2736.6 | 2812.6 | 2969.6 | 3133.0 |
| | h | 259.7 | 2783.4 | 2783.4 | 2879.9 | 2977.6 | 3076.7 | 3279.7 | 3489.2 |
| | s | 8.498 | 9.009 | 9.009 | 9.225 | 9.421 | 9.602 | 9.928 | 10.218 |
| 0.1 (45.8) | v | 14.57 | 19.51 | 19.51 | 21.82 | 24.14 | 26.44 | 31.06 | 35.68 |
| | u | 2443.9 | 2587.9 | 2587.9 | 2661.3 | 2736.0 | 2812.1 | 2968.9 | 3132.3 |
| | h | 2592.6 | 2783.0 | 2783.0 | 2879.5 | 2977.3 | 3076.5 | 3279.6 | 3489.1 |
| | s | 8.175 | 8.448 | 8.688 | 8.904 | 9.100 | 9.281 | 9.608 | 9.898 |
| 0.5 (81.3) | v | | 34.18 | 3.889 | 43.56 | 4.621 | 5.284 | 6.209 | 7.134 |
| | u | | 2511.6 | 2585.6 | 2659.9 | 2735.0 | 2811.3 | 2968.5 | 3132.0 |
| | h | | 2682.5 | 2780.1 | 2877.7 | 2976.0 | 3075.5 | 3278.9 | 3488.7 |
| | s | | 7.695 | 2.587 | 8.158 | 8.356 | 8.537 | 8.864 | 9.155 |
| 0.75 (92.6) | v | | 2.27 | 2584.2 | 2.900 | 3.211 | 3.520 | 4.138 | 4.755 |
| | u | | 2509.2 | 2778.2 | 2659.0 | 2734.4 | 2810.9 | 2968.2 | 3131.8 |
| | h | | 2679.4 | 7.749 | 2876.5 | 2975.2 | 3074.9 | 3278.5 | 3488.4 |
| | s | | 7.501 | 1.936 | 7.969 | 8.167 | 8.349 | 8.677 | 8.967 |
| 1.0 (99.6) | v | | 1.696 | 2582.8 | 2.172 | 2.406 | 2.639 | 3.103 | 3.565 |
| | u | | 2506.2 | 2776.4 | 2658.1 | 2733.7 | 2810.4 | 2967.9 | 3131.6 |
| | h | | 2676.2 | 7.613 | 2875.3 | 2974.3 | 3074.3 | 3278.2 | 3488.1 |
| | s | | 7.361 | 1.912 | 7.834 | 8.033 | 8.216 | 8.544 | 8.834 |
| 1.01325 (100) | v | | | 2582.6 | 2.146 | 2.375 | 2.603 | 3.062 | 3.519 |
| | u | | | 2776.3 | 2875.2 | 2733.6 | 2810.3 | 2967.8 | 3131.5 |
| | h | | | 7.828 | 7.827 | 2974.2 | 3074.2 | 3278.1 | 3488.0 |
| | s | | | 1.285 | 1.143 | 8.027 | 8.209 | 8.538 | 8.828 |
| 1.5 (111.4) | v | | | 1.285 | 1.143 | 1.601 | 1.757 | 2.067 | 2.376 |
| | u | | | 2579.8 | 2656.2 | 2732.5 | 2809.5 | 2967.3 | 3131.2 |
| | h | | | 2772.6 | 2872.9 | 2972.7 | 3073.1 | 3277.4 | 3487.6 |
| | s | | | 7.419 | 7.643 | 7.844 | 8.027 | 8.356 | 8.647 |
| 2.0 (120.2) | v | | | 0.960 | 1.080 | 1.199 | 1.316 | 1.549 | 1.781 |
| | u | | | 2576.9 | 2564.4 | 2731.2 | 2808.6 | 2966.7 | 3130.8 |
| | h | | | 2768.8 | 2870.5 | 2971.0 | 3071.8 | 3276.6 | 3487.1 |
| | s | | | 7.279 | 7.507 | 7.709 | 7.893 | 8.222 | 8.513 |

Study PowerPoint

नमस्कार विज्ञान संस्थान

376

| P (bar) t ($^{\circ}$ C) | Property | 50 | 100 | 150 | 200 | 250 | 300 | 400 | 500 |
|----------------------------------|----------|----|-----|--------|--------|--------|--------|--------|--------|
| 2.5 (127.4) | v | | | 0.764 | 0.862 | 0.957 | 1.052 | 1.238 | 1.424 |
| | u | | | 2574.7 | 2655.7 | 2734.9 | 2813.8 | 2973.9 | 3139.6 |
| | h | | | 2764.5 | 2868.0 | 2969.6 | 3070.9 | 3275.9 | 3486.5 |
| | s | | | 7.169 | 7.401 | 7.604 | 7.789 | 8.119 | 8.410 |
| 3.0 (133.5) | v | | | 0.634 | 0.716 | 0.796 | 0.875 | 1.031 | 1.187 |
| | u | | | 570.8 | 2650.7 | 2728.7 | 2806.7 | 2965.6 | 3130.0 |
| | h | | | 2761.0 | 2865.6 | 2967.6 | 3069.3 | 3275.0 | 3486.1 |
| | s | | | 7.078 | 7.311 | 7.517 | 7.702 | 8.003 | 8.325 |
| 4.0 (143.6) | v | | | 0.471 | 0.534 | 0.595 | 0.655 | 0.773 | 0.889 |
| | u | | | 2564.5 | 2646.8 | 2726.1 | 2804.8 | 2964.4 | 3129.2 |
| | h | | | 2752.8 | 2860.5 | 2964.2 | 3066.8 | 3273.4 | 3484.9 |
| | s | | | 6.930 | 7.171 | 7.379 | 7.566 | 7.899 | 8.191 |

| P (bar) t ($^{\circ}$ C) | Property | 50 | 100 | 150 | 200 | 250 | 300 | 400 | 500 |
|----------------------------------|----------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|
| 5.0 (151.8) | v | 0.425 | 0.474 | 0.523 | 0.570 | 0.617 | 0.664 | 0.711 | 0.804 |
| | u | 2642.9 | 2723.5 | 2602.9 | 2882.6 | 2963.2 | 3045.3 | 3128.4 | 3299.6 |
| | h | 2855.4 | 2960.7 | 3064.2 | 3167.7 | 3271.9 | 3377.2 | 3483.9 | 3701.7 |
| | s | 7.059 | 7.271 | 7.460 | 7.633 | 7.794 | 7.945 | 8.087 | 8.353 |
| 6.0 (158.8) | v | 0.352 | 0.394 | 0.434 | 0.474 | 0.514 | 0.553 | 0.592 | 0.670 |
| | u | 2638.9 | 2720.9 | 2801.0 | 2881.2 | 2962.1 | 3044.2 | 3127.6 | 3299.1 |
| | h | 2850.1 | 2957.2 | 3061.6 | 3165.7 | 3270.3 | 3376.0 | 3482.8 | 3700.9 |
| | s | 6.967 | 7.182 | 7.372 | 7.546 | 7.708 | 7.859 | 8.002 | 8.267 |
| 7.0 (165.0) | v | 0.300 | 0.336 | 0.371 | 0.406 | 0.440 | 0.473 | 0.507 | 0.574 |
| | u | 2634.8 | 2718.2 | 2799.1 | 2879.7 | 2960.9 | 3043.2 | 3126.8 | 3298.5 |
| | h | 2844.8 | 2953.6 | 3059.1 | 3163.7 | 3268.7 | 3374.7 | 3481.7 | 3700.2 |
| | s | 6.886 | 7.105 | 7.298 | 7.473 | 7.635 | 7.787 | 7.930 | 8.196 |
| 8.0 (170.4) | v | 0.261 | 0.293 | 0.324 | 0.354 | 0.384 | 0.414 | 0.443 | 0.502 |
| | u | 2630.6 | 2715.5 | 2797.2 | 2878.2 | 2959.7 | 3042.3 | 3126.0 | 3297.8 |
| | h | 2839.3 | 2950.1 | 3056.5 | 3161.7 | 3267.1 | 3373.4 | 3480.6 | 3699.4 |
| | s | 6.816 | 7.038 | 7.233 | 7.409 | 7.572 | 7.724 | 7.867 | 8.133 |
| 9.0 (175.4) | v | 0.230 | 0.260 | 0.287 | 0.314 | 0.341 | 0.367 | 0.394 | 0.446 |
| | u | 2626.3 | 2712.7 | 2795.2 | 2876.7 | 2958.5 | 3041.3 | 3125.3 | 3297.3 |
| | h | 2833.6 | 2946.3 | 3053.8 | 3159.7 | 3265.5 | 3372.1 | 3479.6 | 3698.6 |
| | s | 6.752 | 6.979 | 7.175 | 7.352 | 7.516 | 7.668 | 7.812 | 8.078 |
| 10.0 (179.9) | v | 0.206 | 0.233 | 0.258 | 0.282 | 0.307 | 0.330 | 0.354 | 0.401 |
| | u | 2621.9 | 2709.9 | 2793.2 | 2875.2 | 2957.3 | 3040.3 | 3124.4 | 3296.8 |
| | h | 2827.9 | 2942.6 | 3051.2 | 3157.8 | 3263.9 | 3370.7 | 3478.5 | 3697.9 |
| | s | 6.694 | 6.925 | 7.123 | 7.301 | 7.465 | 7.618 | 7.762 | 8.029 |

Study PowerPoint

ग्राम पात्रणी

| $\frac{P}{P} \text{ (bar)}$ | $T \text{ (}^{\circ}\text{C)}$ | Property | 50 | 100 | 150 | 200 | 250 | 300 | 400 | 500 |
|-----------------------------|--------------------------------|----------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|--------|
| 15.0 (199.3) | v | | 0.132 | 0.152 | 0.169 | 0.187 | 0.203 | 0.219 | 0.235 | 0.267 |
| | u | | 2598.8 | 2695.3 | 2783.1 | 2867.6 | 2951.3 | 3035.3 | 3120.3 | 3290.9 |
| | h | | 2796.8 | 2923.3 | 3037.6 | 3147.5 | 3255.8 | 3364.2 | 3473.1 | 3694.0 |
| | s | | 6.455 | 6.709 | 6.918 | 7.102 | 7.269 | 7.424 | 7.570 | 7.839 |
| 20.0 (212.4) | v | | | 0.11 | 0.125 | 0.139 | 0.151 | 0.163 | 0.176 | 0.200 |
| | u | | | 2679.6 | 2772.6 | 2859.8 | 2945.2 | 3030.5 | 3116.2 | 3290.9 |
| | h | | | 2902.5 | 3023.5 | 3137.0 | 3247.6 | 3357.5 | 3467.6 | 3690.1 |
| | s | | | 6.545 | 6.766 | 6.956 | 7.127 | 7.285 | 7.432 | 7.702 |
| 25 (223.9) | v | | | 0.0870 | 0.0989 | 0.109 | 0.120 | 0.130 | 0.140 | 0.159 |
| | u | | | 2662.6 | 2761.6 | 2851.9 | 2939.1 | 3025.5 | 3112.1 | 3288.0 |
| | h | | | 2880.1 | 3008.8 | 3126.3 | 3239.3 | 3350.8 | 3462.1 | 3686.3 |
| | s | | | 6.408 | 6.644 | 6.840 | 7.015 | 7.175 | 7.323 | 7.596 |
| 30 (233.8) | v | | | 0.0706 | 0.0811 | 0.0905 | 0.0994 | 0.108 | 0.116 | 0.132 |
| | u | | | 2644.0 | 2750.1 | 2843.7 | 2932.8 | 3020.4 | 3108.0 | 3285.0 |
| | h | | | 2855.8 | 2993.5 | 3115.3 | 3230.9 | 3344.0 | 3456.5 | 3682.3 |
| | s | | | 6.257 | 6.539 | 6.743 | 6.921 | 7.083 | 7.234 | 7.509 |
| 40 (250.4) | v | | | | 0.0588 | 0.0664 | 0.0734 | 0.080 | 0.0864 | 0.0989 |
| | u | | | | 2725.3 | 2826.7 | 2919.9 | 3010.2 | 3099.5 | 3279.1 |
| | h | | | | 2960.7 | 3092.5 | 3213.6 | 3330.3 | 3445.3 | 3674.4 |
| | s | | | | 6.362 | 6.582 | 6.769 | 6.936 | 7.090 | 7.359 |
| 50 (263.9) | v | | | | 0.453 | 0.0519 | 0.0578 | 0.0633 | 0.0686 | 0.075 |
| | u | | | | 2698.0 | 2808.7 | 2906.6 | 2999.7 | 3091.0 | 3273.0 |
| | h | | | | 2924.5 | 3068.4 | 3195.7 | 3316.2 | 3433.8 | 3666.5 |
| | s | | | | 6.208 | 6.646 | 6.449 | 6.819 | 6.976 | 7.259 |
| 60 (275.5) | v | | | | 0.0362 | 0.0422 | 0.0474 | 0.0521 | 0.0567 | 0.0653 |
| | u | | | | 2667.2 | 2789.6 | 2892.9 | 2988.9 | 3082.2 | 3266.9 |
| | h | | | | 2884.2 | 3043.0 | 3177.2 | 3301.8 | 3422.2 | 3658.4 |
| | s | | | | 6.067 | 6.333 | 6.541 | 6.719 | 6.880 | 7.168 |
| 70 (285.8) | v | | | | 0.0295 | 0.0352 | 0.0399 | 0.0442 | 0.0481 | 0.0557 |
| | u | | | | 2632.2 | 2769.4 | 2878.6 | 2978.0 | 3073.4 | 3260.7 |
| | h | | | | 2838.4 | 3016.0 | 3158.1 | 3287.1 | 3410.3 | 3650.3 |
| | s | | | | 5.931 | 6.228 | 6.448 | 6.633 | 6.798 | 7.089 |

Study PowerPoint

ऊप्पा इंजीनियरिंग

378

| $\downarrow P$ (bar) t ($^{\circ}$ C) | Property | 50 | 100 | 150 | 200 | 250 | 300 | 400 | 500 |
|---|----------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|---------|
| 80 (294.9) | u | 0.02995 | 0.03222 | 0.03817 | 0.03817 | 0.04175 | 0.04516 | 0.04845 | 0.05481 |
| | h | 2987.3 | 3066.1 | 3398.3 | 3272.0 | 3398.3 | 3521.0 | 3642.0 | 3882.4 |
| | s | 6.130 | 6.254 | 6.878 | 6.555 | 6.724 | 6.878 | 7.021 | 7.281 |
| 90 (303.3) | u | 0.0258 | 0.02796 | 0.03677 | 0.03350 | 0.03677 | 0.03987 | 0.04285 | 0.04857 |
| | h | 2956.6 | 3041.3 | 3256.6 | 3256.6 | 3386.1 | 3511.0 | 3633.7 | 3876.5 |
| | s | 6.036 | 6.169 | 6.285 | 6.484 | 6.658 | 6.14 | 6.959 | 7.169 |
| 100 (311.0) | u | 0.02242 | 0.02453 | 0.02641 | 0.02975 | 0.03279 | 0.03564 | 0.03837 | 0.04358 |
| | h | 2923.4 | 3015.4 | 3096.5 | 3240.9 | 3373.7 | 3500.9 | 3625.3 | 3870.5 |
| | s | 5.944 | 6.089 | 6.212 | 6.419 | 6.597 | 6.756 | 6.9.3 | 7.169 |
| 110 (318.0) | u | 0.01961 | 0.02169 | 0.02351 | 0.02668 | 0.02952 | 0.03217 | 0.03470 | 0.03950 |
| | h | 2887.3 | 2988.2 | 3074.7 | 3224.7 | 3361.0 | 3490.7 | 3616.9 | 3864.5 |
| | s | 5.853 | 6.011 | 6.142 | 6.358 | 6.540 | 6.703 | 6.851 | 7.120 |
| 120 (324.6) | u | 0.01721 | 0.01931 | 0.02108 | 0.02412 | 0.02680 | 0.02929 | 0.03164 | 0.03630 |
| | h | 2847.7 | 2958.9 | 3051.3 | 3208.2 | 3348.2 | 3480.4 | 3608.3 | 3858.4 |
| | s | 5.760 | 5.935 | 6.075 | 6.300 | 6.487 | 6.653 | 6.804 | 7.075 |
| 130 (330.8) | u | 0.01511 | 0.01725 | 0.01900 | 0.02194 | 0.02252 | 0.02474 | 0.02683 | 0.03075 |
| | h | 2803.3 | 2927.9 | 3027.2 | 3191.3 | 3322.0 | 3459.3 | 3591.1 | 3484.2 |
| | s | 5.663 | 5.859 | 6.009 | 6.245 | 6.390 | 6.562 | 6.712 | 6.994 |
| 150 (342.1) | u | 0.01145 | 0.01388 | 0.01565 | 0.01845 | 0.02080 | 0.02293 | 0.02491 | 0.02861 |
| | h | 2692.4 | 2858.4 | 2975.5 | 3156.2 | 3308.6 | 3448.6 | 3582.3 | 3840.1 |
| | s | 5.442 | 5.703 | 5.881 | 6.140 | 6.334 | 6.520 | 6.679 | 6.957 |
| 160 (294.9) | u | 0.00975 | 0.01426 | 0.01426 | 0.01701 | 0.01930 | 0.02134 | 0.02323 | 0.02674 |
| | h | 2615.7 | 2818.9 | 2947.6 | 3138.0 | 3294.9 | 3437.8 | 3573.5 | 3833.9 |
| | s | 5.302 | 5.622 | 5.188 | 6.091 | 6.301 | 6.480 | 6.640 | 6.922 |
| 170 (352.3) | u | | 0.01117 | 0.01302 | 0.01575 | 0.01797 | 0.01993 | 0.02174 | 0.02509 |
| | h | | 2776.8 | 2918.2 | 3119.3 | 3281.1 | 3426.9 | 3564.6 | 3827.7 |
| | s | | 5.539 | 5.754 | 6.042 | 6.259 | 6.442 | 6.604 | 6.889 |
| 180 (356.9) | u | | 0.00996 | 0.01190 | 0.01462 | 0.01678 | 0.01868 | 0.02042 | 0.02362 |
| | h | | 2727.9 | 2887.0 | 3100.1 | 3267.0 | 3415.9 | 3555.6 | 3821.5 |
| | s | | 5.448 | 5.689 | 5.995 | 6.218 | 6.405 | 6.570 | 6.858 |
| 190 (361.4) | u | | 0.00881 | 0.01088 | 0.01361 | 0.01572 | 0.01756 | 0.01924 | 0.02231 |
| | h | | 2671.3 | 2853.8 | 3080.4 | 3252.7 | 3404.7 | 3546.6 | 3815.3 |
| | s | | 5.346 | 5.622 | 5.948 | 6.179 | 6.369 | 6.537 | 6.828 |
| 200 (365.7) | u | | 0.00767 | 0.00994 | 0.01269 | 0.9477 | 0.01655 | 0.01818 | 0.02113 |
| | h | | 2602.5 | 2818.1 | 3060.1 | 3238.2 | 3393.5 | 3537.6 | 3809.0 |
| | s | | 5.227 | 5.554 | 5.902 | 6.140 | 6.335 | 6.505 | 6.772 |
| 220 (373.7) | u | | 0.00482 | 0.00825 | 0.01110 | 0.01312 | 0.01481 | 0.01634 | 0.01909 |
| | h | | 2345.1 | 2737.6 | 3017.9 | 3208.6 | 3370.6 | 3519.2 | 3796.5 |
| | s | | 4.810 | 5.407 | 5.811 | 6.066 | 6.269 | 6.444 | 6.745 |

जहाँ, v = आयतन

u = अंतरिक ऊर्जा

h = एन्थालपी

s = एन्ट्रापी



Study PowerPPoint

ODD SEMESTER EXAMINATION (U.P.), DECEMBER-2019

ऊष्मा इंजीनियरिंग

(Thermal Engineering)

Code : 2185

Third Semester

Time : 2.30 Hours]

[Maximum Marks : 50]

Notes :

- (i) Attempt all questions. Answer any two parts from each question.
- (ii) Students are advised to specially check the Numerical Data of question paper in both versions. If there is any difference in Hindi translation of any question, the students should answer the question according to the English version.
- (iii) Use of Pager and Mobile Phone by the students is not allowed.

नोट—सभी प्रश्नों के उत्तर दीजिए प्रत्येक प्रश्न के किन्हीं दो भागों के उत्तर दीजिए।

- 1. (क) एक "परफैक्ट" तथा आदर्श गैस की परिभाषा कीजिए।
- (ख) थर्मोडायनेमिक्स के शून्य नियम को बताइये और विवेचना कीजिए।
- (ग) रिवर्सोवल तथा अरिसर्वोवल क्रियाओं की विवेचना प्रत्येक के एक-एक उदाहरण के साथ कीजिए।

[5 + 5 = 10]

- 2. (क) आदर्श गैस के चाल्स के नियम को बताइये। इसे आरेख पर प्रस्तुत कीजिए।

(ख) एक आयसोथर्मल क्रिया में गैस का आयतन 2400 m^3 से कम होकर 1360 m^3 हो जाता है। यदि प्रारम्भिक प्रेशर 0.6 kgf/cm^2 है तो इसका प्रेशर क्रिया के बाद ज्ञात कीजिए तथा प्रेशर गेज पर रीडिंग भी बताइये।

(ग) यूनिवर्सल गैस कोनस्टैन्ट पर संक्षिप्त टिप्पणी लिखिए।

[5 + 5 = 10]

- 3. (क) थर्मोडायनेमिक्स के प्रथम नियम को बताइये।

(ख) एडियावैटिक क्रिया की विवेचना कीजिए।

(ग) गैसों में दो प्रकार की विशिष्ट ऊष्मा होती है। ये क्या हैं? तथा इनमें आपस में क्या सम्बन्ध है?

[5 + 5 = 10]

- 4. (क) थर्मोडायनेमिक्स के दूसरे नियम पर दो वक्तव्य दीजिए।

(ख) एक आटो चक्र की दक्षता 50% है। एडियावैटिक इन्डैक्स (r) का मान 1.5 है। सिद्ध कीजिए कि कम्प्रेशन रेशो 4 है।

(ग) किसी एक प्रकार के बॉयलर का विवरण प्रस्तुत कीजिए।

[5 + 5 = 10]

- 5. (क) मोलियर चार्ट क्या है? इसके उपयोग क्या हैं?

(ख) ऊष्मा का ट्रांस्फर निम्नलिखित पद्धतियों से होता है—

(i) रेफिलेशन (ii) कंडक्शन (iii) कनवैक्शन

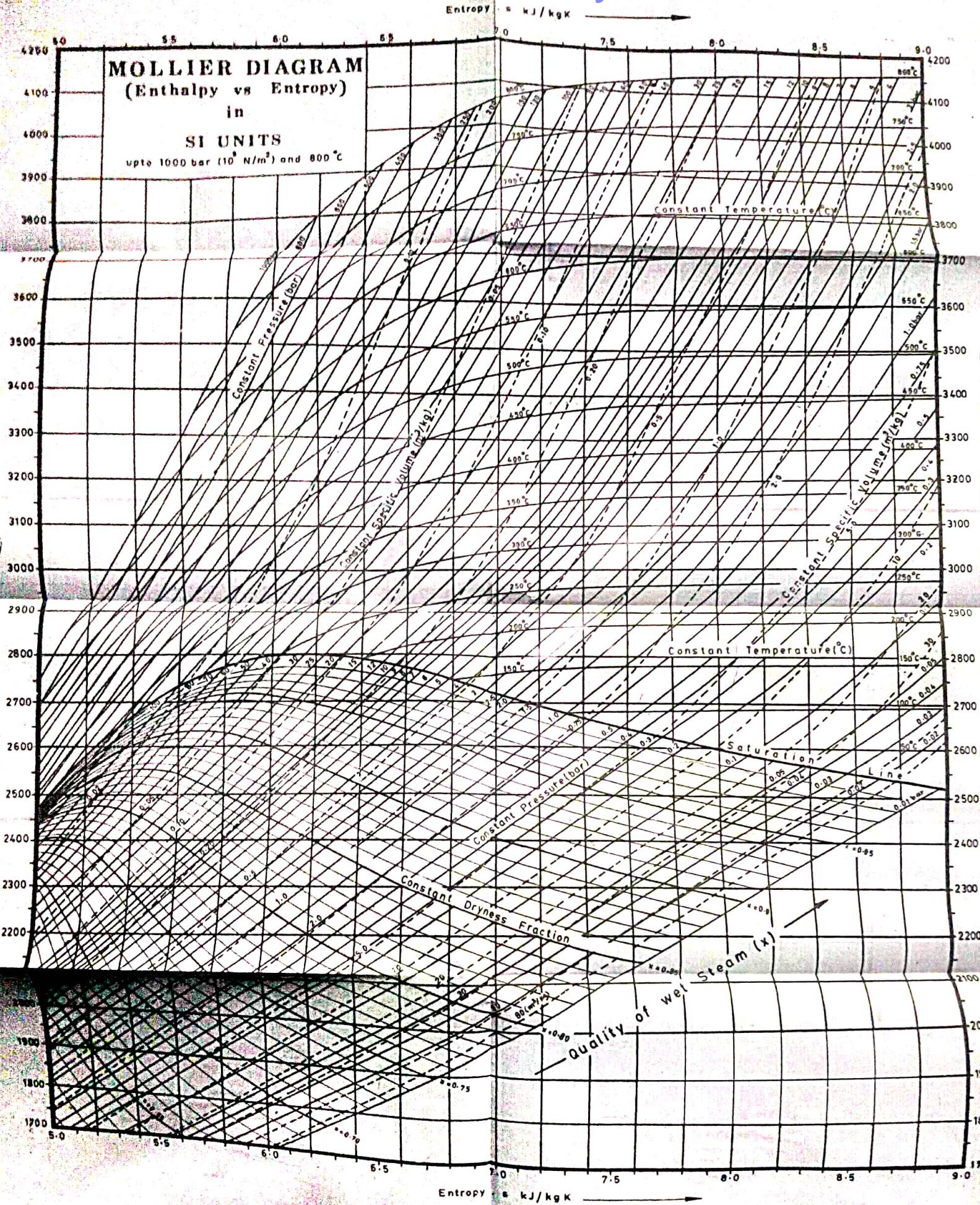
प्रत्येक के लिए एक-एक इंजीनियरिंग उदाहरण के सन्दर्भ में किन्हीं दो पद्धतियों की मैकनिज्म की विवेचना कीजिए।

(ग) कम्प्रैस्ड (सम्पीड़ित) हवा के कुछ उपयोग लिखिये।

[5 + 5 = 10]

○

Study PowerPoint



सार्थक

ऊष्मा इंजीनियरिंग

Thermal Engineering



Jai Prakash Nath Publications

Gandhi Ashram Crossing, Nauchandi Road, Meerut City (U.P.)

Tel.: (O)2762403, 4056123, (R) 4022395 Fax: 0121-2600606

web : www.jpnbooks.com E-mail : jpnpmrt@hotmail.com

Like us on
facebook



www.facebook.com/jpnpmrt

