

# الفصل الرابع

مبادئ الديناميک الحراري لمحركات الاحتراق الداخلي  
Principles of Internal Combustion Engine Thermodynamics



# الفَصْلُ الْأَرْبَعُونُ

## Chapter 4

### مِبَادَىءُ الدِّيَنَامِيكِ الْحَرَارِيِّ لِمُحَرَّكَاتِ الْاِحْتِرَاقِ الدَّاخِلِيِّ Principles of Internal Combustion Engine Thermodynamics

#### Introduction

#### المقدمة 4.1

يعرف علم الديناميک الحراري بصورة عامة على أنه دراسة الطاقة وتحويلها من شكل إلى آخر وعلاقتها بخواص المادة. إما من الناحية الهندسية فإن دراسة الديناميک الحراري لها هدفان الأول منها هو دراسة صفات المادة وهي في حالة الاتزان (equilibrium state) أي دراستها وهي في حالتها الأصلية دون تغيير إما الثاني منها هو وصف العمليات التي تقوم بها الطاقة الحرارية أو الشغل في تغيير صفات المادة. وهذا يعني أن الديناميک الحراري يتضمن دراسة الحرارة (Heat) والشغل (Work) والطاقة (Energy) وصفات المادة (Properties of matter) والعلاقة بينهما.

تعمل محركات الاحتراق الداخلي بمبدأ الديناميک الحراري الذي يتضمن رفع درجة حرارة الهواء أو الخليط من خلال كبسهما داخل الأسطوانة وهذه العملية يصاحها انخفاض في حجميهما داخل هذه الأسطوانة. يحقن الوقود داخل الأسطوانة في محركات дизيل أو تتولد الشرارة في محركات البنزين عندها يحترق الوقود وتتحول طاقته الكيميائية إلى طاقة حرارية. وهذه العملية تتضمن إضافة حرارة إلى الأسطوانة والتي يطلق عليها في علم الديناميک الحراري إضافة حرارة إلى النظام. يحول المحرك الطاقة الحرارية إلى طاقة ميكانيكية ويلفظ جزء منها إلى خارج الأسطوانة (خارج النظام). في هذا الفصل سوف نتطرق إلى الديناميک الحراري لدورتي محركات الاحتراق بالشرارة والضغط ولكتفهـما الحراريـتين. ولفهم الديناميک الحراري للمحركات لابد من الإلمام ببعض المفاهيم الأساسية والمصطلحـات التي لها علاقـة بالديناميک الحراري.

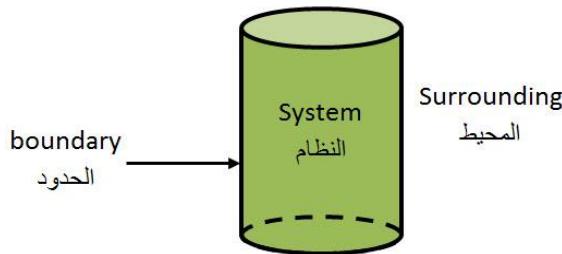
#### 4.2 مصطلحـات الديناميک الحراري

##### System

##### 1. النظام

هي كمية المادة الموجودة في حيز محدد أو منطقة محددة اختيارـت للدراسة ويطلق عليها

بالنظام. إما المادة أو المواد التي تقع خارج النظام تسمى المحيط (Surroundings) (شكل 4.1).



شكل (4.1) : النظام والمحيط (surroundings) والحدود التي تفصل بينهما

## Boundary

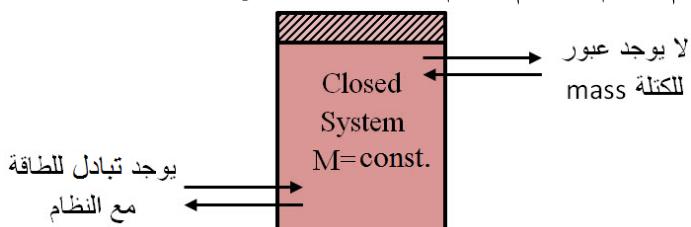
## الحد

هو سطح حقيقي أو خيالي يفصل النظام عن المحيط به (surroundings) وهذا الحد الفاصل إما ثابت أو متحرك. من الناحية الرياضية ليس للحد كتلة (Mass) أو حجم (Volume) وسمكه صفراء (Zero thickness).

## Closed System Or Control Mass

## النظام المغلق أو الكتلة المسيطر عليها

هو نظام يحتوي على كتلة ثابتة لا تستطيع هذه الكتلة عبور الحد الفاصل بين النظام ومحيطه. أما طاقة النظام تستطيع عبور هذا الحد بشكل حرارة أو شغل فضلاً عن ذلك قد يتغير حجم النظام (حجم النظام غير ثابت) (شكل 4.2).

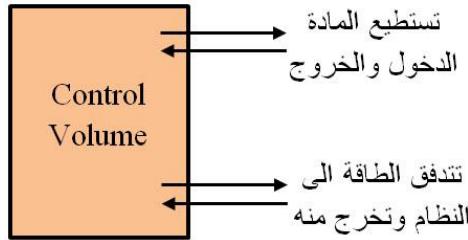


شكل (4.2) : نظام مغلق لا تستطيع الكتلة الدخول أو الخروج منه بينما الطاقة تدخل وتخرج منه.

## 4. النظام المفتوح أو الحجم المسيطر عليه

## Open System Or Control Volume

وهو نظام تتدفق فيه الكتلة (Mass flow) ومن الأمثلة عليه هي ضاغطة جهاز التبريد (Compressor). في هذا النظام تستطيع الكتلة والطاقة عبور الحد الفاصل بين النظام ومحيطه. أما الحجم فمسطر عليه (control volume) (شكل 4.3).



شكل (4.3) : الكتلة والطاقة تستطيع العبور من وإلى النظام إما الحجم فمسيطر عليه

### **Isolated System**

### **5. النظام المعزل**

هو نظام معزول عن محيطه بشكل تام لا يتبادل مع المحيط الكتلة والطاقة.

### **Rigid System**

### **6. النظام غير المرن**

هو نظام مغلق معزول عن محيطه إلا أنه يتبادل معه الحرارة فقط.

### **Thermal Equilibrium**

### **7. التوازن الحراري**

هي الحالة التي تكون فيها درجة حرارة النظام ثابتة في جميع أجزائه.

### **Mechanical Equilibrium**

### **8. التوازن الميكانيكي**

عندما يكون الضغط متساوياً عند جميع نقاط النظام يسمى هذا النظام بالمتوازن ميكانيكياً إلا أن الضغط قد يتغير داخل النظام بسبب الجاذبية الأرضية.

### **Chemical Equilibrium**

### **9. التوازن الكيميائي**

عندما لا تتغير المكونات الكيميائية للنظام مع الزمن (لا تحدث تفاعلات كيميائية) يطلق على هذا النظام بالنظام المتوازن كيميائياً.

### **Quasi-Equilibrium Process**

### **10. عمليات التوازن التقريرية أو الظاهرة**

وهي عملية بطيئة يقوم النظام فيها بموازنة نفسه ليصبح قريباً من حالة التوازن. تعدّ عملية مثالية إلا أنها ليست كذلك أي شبه متوازنة.

### **Isothermal**

### **11. الحرارة الثابتة**

وهي عملية تبقى فيها درجة الحرارة ثابتة.

### **Isobaric**

### **12. الضغط الثابت**

وهي عملية يبقى فيها الضغط ثابتاً

## 13. الحجم الثابت

**Isometric**

وهي عملية يبقى فيها الحجم النوعي (Specific volume) ثابتاً.

## 14. الطاقة الداخلية

**Internal Energy**

وهي مجموع الطاقة التي مصدرها التركيب الداخلي للمادة (الطاقة التي تحتويها المادة).

## 15. الانثالية (الكلية H)

أو (لكل وحدة كتلة h)

هي مجموع الطاقة الداخلية للمادة (u) والطاقة المئوية من تغير الضغط والحجم (pv) اللذان ينتجان الشغل.  $h=u+pv$  أو  $(u+pv)$ .

## 16. الانتروبي

هي طاقة النظام التي لا يمكن استخدامها لإنجاز شغل.

## 17. الأدباتيكية (Adiabatic) ثابت الحرارة (لا اكتساب ولا فقدان)

وهي عملية تجرى على الغاز أو أي مائع آخر لا يكتسب فيها النظام ولا يفقد حرارة كعملية ضغط الهواء داخل أسطوانة المحرك (هي الحالة التي تكون فيها درجة الحرارة النظام ثابتة في جميع أجزائه).

## 18. الحجم الثابت

وهي عملية يبقى فيها حجم المائع (الغاز) ثابتاً أثناء العمليات الديناميكية.

## 19. متساوي الأنتروربية

عملية تبقى فيها الطاقة الداخلية للنظام ثابتة (ثبوت Entropy).

## Isenthalpic

## 20. متساوي الانثالية

وهي العملية التي تبقى فيها الطاقة الداخلية (u) والشغل ثابتين (ثبوت Enthalpy).

## The Ideal Gas

## 4.3 الفاز المثالي

يعبر عن الغاز المثالي كالماء مثلاً بكتلته أو الحجم الذي يشغله أو الضغط والحرارة التي يتواجد فيها ويعبر عنه بالمعادلة (4.1). تظهر هذه المعادلة أن حاصل ضرب الضغط في الحجم يتناسب مع حرارة الهواء عند ثبوت الكتلة.

$$\frac{P \cdot V}{T} = M \cdot R \quad \dots \dots \dots (4.1)$$

إذ أن:  $P =$  الضغط ( $N/m^2$ ) أو ( $Pa$ )

$$\begin{aligned}
 \text{الحجم } (m^3) &= V \\
 \text{درجة الحرارة المطلقة } (K) \text{ أو } ({}^0C + 273) &= T \\
 \text{الكتلة } (kg) &= M \\
 \text{ثابت الغاز } (J/kg \cdot K) &= R
 \end{aligned}$$

ويعبر عن درجة الحرارة المطلقة بالمعادلة (4.2)

$$T = 273 + t \quad \dots\dots\dots(4.2)$$

إذ أن:  $t$  = درجة الحرارة (المئوية) السليزية  
 أما كثافة الغاز فيعبر عنها بالمعادلة (4.3)

$$\rho = \frac{M}{V} \quad \dots\dots\dots(4.3)$$

إذ أن:  $\rho$  = كثافة الغاز  $(kg/m^3)$   
 وبتعويض المعادلة (4.1) في المعادلة (4.3) عندها يعبر عن كثافة الغاز بالمعادلة (4.4).

$$\rho = \frac{P}{R.T} \quad \dots\dots\dots(4.4)$$

يحسب ثابت الغاز النوعي ( $R$ ) من كتلة الغاز المولارية ( $M$ ) معرباً عنها بالـ  $kg/kmol$  ومن ثابت الغاز العام ( $R_0$ ). يعبر عن  $R$  بالمعادلة (4.5).

$$R = \frac{R_0}{M} \quad \dots\dots\dots(4.5)$$

إن قيمة  $R$  للغاز المثالي هي  $8314.3 \text{ J/kgK}$   
 كما يعبر عن الغاز المثالي بـ باستخدام معدل تدفق الكتلة ( $M$ ) في الثانية ( $kg/s$ ) أو باستخدام معدل تدفق الحجم ( $V_t$ ) في الثانية ( $m^3/sec$ ) ويعبر عنه بالمعادلة (4.6).  
 $P.V_t = M_t.R.T \quad \dots\dots\dots(4.6)$

#### 4.4 العمليات الديناميكية الحرارية لغاز ♦

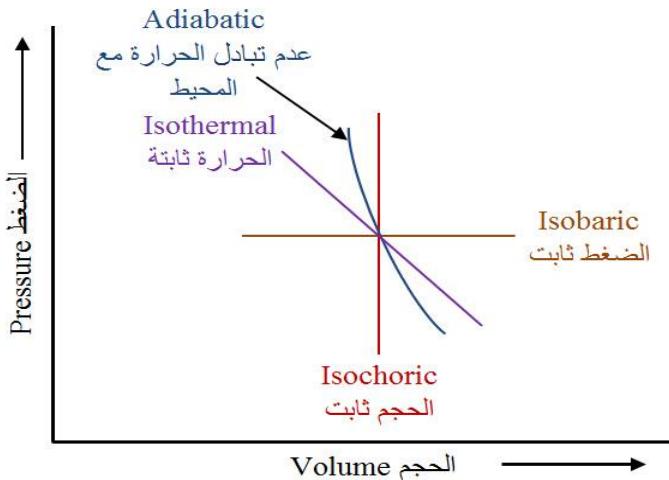
#### The Thermodynamic Processes For Gases

يتعرض الغاز إلى أربعة عمليات مختلفة (شكل 4.3) وهي:  
 1. عندما يكون الحجم ثابتاً (Isochoric) يعبر عن العملية الشرموديناميكية بالمعادلة (4.7).

$$\frac{P_1}{T_1} = \frac{P_2}{T_2} \quad \dots \dots \dots (4.7)$$

2. عندما يكون الضغط ثابتاً (Isobaric) يعبر عن العملية термодинамическая بالمعادلة .(4.8)

$$\frac{V_1}{T_1} = \frac{V_2}{T_2} \quad \dots \dots \dots (4.8)$$



شكل (4.4) : العمليات الديناميكية المختلفة

3. وعندما تكون درجة الحرارة ثابتة (Isothermal) يعبر عن العملية термодинамическая بالمعادلة .(4.9)

$$P_1 V_1 = P_2 V_2 \quad \dots \dots \dots (4.9)$$

4. وعندما تكون العمليات متعددة يتغير فيها الضغط والحجم وهذا التغيير من النوع الأدبياتي أي التي لا يكتسب فيها النظام ولا يفقد أية حرارة يعبر عنها بالمعادلة .(4.10)

$$P_1 V_1^k = P_2 V_2^k \quad \dots \dots \dots (4.10)$$

الأس (k) في المعادلة (4.10) هو عبارة عن النسبة بين الحرارة النوعية عند ثبوت الضغط والحرارة النوعية عند ثبوت الحجم ويعبر عنها بالمعادلة (4.11).

$$k = \frac{C_P}{C_V} \quad \dots \dots \dots (4.11)$$

$$\text{إذ أن: } \begin{aligned} c_p &= \text{الحرارة النوعية عند ثبوت الضغط (kJ/kgK)} \\ c_v &= \text{الحرارة النوعية عند ثبوت الحجم (kJ/kgK)} \end{aligned}$$

**العادلة البديلة للغاز عند تغيير حالته** 4.5

### (Alternative Gas Equation during a Change Of State)

تستخدم المعادلة البديلة عندما تغير الحالة التي يوجد فيها الغاز الى حالة أخرى نتيجة تأثير عامل واحد أو عاملين. إن العوامل المؤثرة على الغاز هي الضغط والحجم والحرارة. والمعادلة البديلة هي (4.12).

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = \frac{P_2 V_2}{T_2} \quad \dots \dots \dots (4.12)$$

تستخدم هذه المعادلة لحساب القيم الاولية أو النهائية للعوامل الثلاثة. فعند ثبات أحد العوامل فإن تأثيره يختفي لهذا يرفع من المعادلة ويحسب العاملان الآخرين.

The Two Laws Of Thermodynamics قانوني الديناميك الحراري 4.6

الدینامیک الحراري هو دراسة كافة التغيرات التي تطرأ على الطاقة والعوامل التي لها علاقة بهذا التغيير كالضغط والحجم والشغل المنجز نتيجة هذا التغير. فضلاً عن ذلك يتضمن دراسة فقدان واكتساب الحرارة التي لها التأثير الأساسي بتحديد الشغل الميكانيكي كما هو الحال في محركات الاحتراق الداخلي. تعتمد مبادئ الديناميك الحراري على قانونين أساسيين هما:

## The First Law of Thermodynamics

القانون الاول 4.6.1

يطلق على هذا القانون بقانون حفظ الطاقة (Energy conservation) والذي ينص أن الطاقة لا يمكن فنائها ولكن يمكن تحويلها من شكل إلى آخر. وإن طاقة النظام المغلق المعزول ثابتة.

## The Second Law of Thermodynamics

القانون الثاني

هو القانون الذي يتعامل مع الطاقة المتوفرة لإنجاز الشغل. وهذه الطاقة هي الحرارة التي قيمتها أعلى من حرارة محيط النظام وتعد مقياس للحرارة التي يمكن تحويلها إلى شغف.

يبين القانون الثاني محدودية أداء محركات الاحتراق الداخلي والذي يعني عدم قابليتها على تحويل كل الطاقة الحرارة الناتجة من حرق الوقود إلى شغل لأن جزءاً كبيراً منها يطرد مع العادم والإشعاع وماء التبريد.

#### ❖ 4.7 الحرارة النوعية

تعرف الحرارة النوعية على أنها كمية الحرارة المطلوبة لزيادة درجة حرارة وحدة الكتلة درجة حرارية واحدة. أو تعرف على أنها عدد السعرات الحرارية المطلوبة لزيادة درجة حرارة غرام واحد من المادة درجة مئوية واحدة ( $1\text{calorie}=4.184\text{ J}$ ).

تتغير الحرارة النوعية للغاز مع تغيير درجة الحرارة والضغط بينما تبقى ثابتة للمواد الصلبة والسائلة عند تغيير درجة الحرارة وبغض النظر عن الضغط المسلط.

فعندما يزداد حجم الغاز يتتحول جزء من الطاقة الحرارية إلى شغل وجزء آخر يزيد من الطاقة الداخلية للنظام ويغير عن هذه الحالة بالمعادلة (4.13).

$$Q = M \cdot c (T_2 - T_1) = (U_2 - U_1) + W \quad \dots\dots\dots(4.13)$$

إذ أن:	$Q$	=	الحرارة المكتسبة او كمية الحرارة المفقودة
	$M$	=	كتلة الغاز
	$U_2$	=	طاقة الحرارة القصوى
	$U_1$	=	طاقة الحرارية الصغرى
	$c$	=	الحرارة النوعية
	$W$	=	الشغل المنجز

تظهر المعادلة (4.13) أن حرارة الغاز (الفرق بين  $U_2$  و  $U_1$ ) تزداد كلما قل الشغل أي كلما انخفضت الطاقة المستغلة للشغل وفي هذه الحالة تتحول الطاقة التي يوفرها انخفاض الشغل إلى حرارة مما تسبب زيادة حرارة الغاز والعكس بالعكس.

#### مثال (1):

هواء في درجة حرارة  $27^{\circ}\text{C}$  سخن إلى درجة حرارة  $927^{\circ}\text{C}$  عند حجم ثابت. أحسب الحرارة المضافة لكل كيلوغرام إذا كانت الحرارة النوعية للهواء  $C_v=0.718\text{ kJ/kgK}$ .

الحل :

حسب القانون الاول للديناميك الحراري.

$$Q - W = U_2 - U_1$$

عند ثبوت الحجم فالشغل يساوي صفرًا عندها

$$U_2 - U_1 = Q = M \cdot c_V (T_2 - T_1)$$

$$= 1 \times 0.718 (927 - 27) = 646.2 \text{ kJ/kg}$$

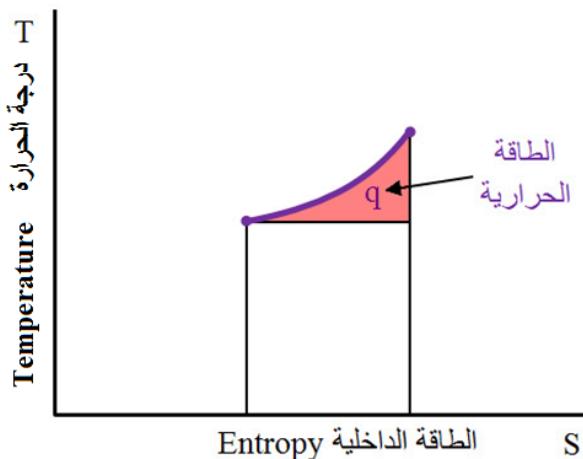
### Entropy

### الحرارة التي لا يمكن استغلالها للشغل

4.7.1

هي الحرارة المتوفرة في النظام والتي لا يمكن استخدامها لإنجاز شغل. تستخدم الانتروبيه (S) (Entropy) في الشكل (4.5) لتوضيح التغيير الحراري للنظام عند إضافة حرارة إليه كإضافة الحرارة إلى الغاز عند تعرضه للضغط.

عندما تكون قيمة الانتروبيه (Entropy) موجبة فهذا يعني هناك طاقة حرارية تضاف إلى النظام (مثلاً على ذلك الغاز داخل الأسطوانة). أما إذا كانت قيمتها سالبة فإن النظام يفقد طاقة حرارية. وعندما تكون قيمتها صفرًا فإن طاقة النظام تبقى ثابتة أي لا تضاف حرارة للنظام ولا تفقد حرارة منه.



شكل (4.5) : العلاقة بين الحرارة والطاقة الداخلية

### التغير في الطاقة الحرارية بثبوت الحجم

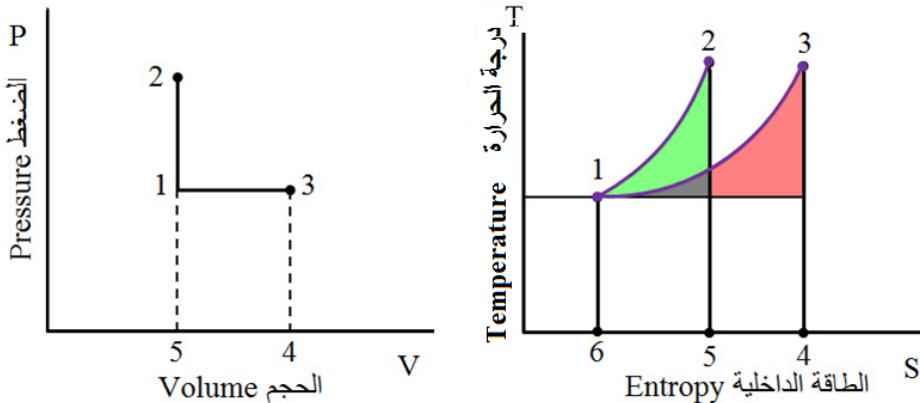
4.7.2

#### Change In Heat Energy At Constant Volume

يوضح الشكل (4.6) التغير في الحرارة عند ثبوت الحجم (المستقيم 1-2-3-4). يعبر عن الحرارة المكتسبة بالمعادلة (4.14) وهي تساوي المساحة 6-5-2-1. وعندها تغير الطاقة

الحرارية عند ثبوت الحجم فإن قيمة الشغل المنجز يساوي صفرًا ( $W=0$ ). لذلك لا توجد مساحة تمثل الشغل في الشكل  $P-V$ . وبسبب عدم وجود شغل عند ثبوت الحجم فإن المعادلة (4.13) تتغير لتصبح عواملها كما موضحة في المعادلة (4.14). وهذا يدل على أن الطاقة الحرارية المضافة تزيد من الطاقة الداخلية.

$$C_V(T_2 - T_1) = (U_2 - U_1) + 0 \quad \dots \dots \dots (4.14)$$



شكل (4.6) : العلاقة بين الضغط والحجم والحرارة والطاقة الداخلية

#### 4.7.3 التغيير في الطاقة الحرارية عند ثبوت الضغط

##### Change In Heat Energy At Constant Pressure

عندما تزداد الحرارة أو تنقص عند ثبوت الضغط يزداد الحجم. وهذه الحالة يمكن تمثيلها بالخط (1-3) في الشكل (4.6). فعندما تكون هناك زيادة في الطاقة الحرارية فالطاقة المكتسبة يعبر عنها بالمعادلة (4.15) وتمثلها المساحة 1-3-4-6.

$$Q = c_p(T_3 - T_1) \quad \dots \dots \dots (4.15)$$

تؤدي الزيادة في الحجم إلى إنجاز شغل والذي يعبر عنه بالمعادلة (4.16).

$$W = P(V_3 - V_1) = \text{area}(1-3-4-5) \quad \dots \dots \dots (4.16)$$

وبتعويض المعادلين (4.15) و (4.16) في المعادلة (4.13) نحصل على المعادلة

$$\dots \dots \dots (4.17)$$

$$C_p(T_3 - T_1) = C_v(T_3 - T_1) + P(T_3 - T_1)$$

ولكن

$$P_3 \cdot V_3 = R \cdot T_3 : P_1 \cdot V_1 = R \cdot T_1 \quad \dots \dots \dots (4.18)$$

وبتعويض المعادلة (4.18) في المعادلة (4.17) عندها تصبح كالتالي.

$$C_p(T_3 - T_1) = C_V(T_3 - T_1) + R(T_3 - T_1) \quad \dots \dots \dots (4.19)$$

وبتبسيط المعادلة (4.19) تصبح كالتالي:

$$c_P = c_V + R \quad \dots \dots \dots (4.20)$$

(4.20) وبترتيب المعادلة

$$\text{إذ أن: } R = \text{ثابت الغاز}$$

التغيرات في التمدد الأديبaticي للفاز المثالي 4.8 ❁

## **Changes In An Adiabatic Expansion Of a Perfect Gas**

تتغير قيم العوامل الثلاثة والتي هي الضغط ( $P$ ) والحجم ( $V$ ) ودرجة الحرارة ( $T$ ). أثنتان العوامل الadiabaticية (النظام لا يكتسب ولا يفقد طاقة حرارية) سواء كانت عملية كبس أو عملية تمدد. وهذه العوامل يعبر عنها بالمعادلتين (4.10) و (4.12). فإذا توفرت قيمتين لمتغيران في الحالة الأولية وقيمة واحدة في الحالة النهائية فيمكن حساب قيمة المتغيرات الأخرى في الحالة النهائية. والمعادلات الآتية يمكن استخدامها في عملية الحسابات.

$$\frac{T_2}{T_1} = \left( \frac{V_2}{V_1} \right)^{1-k} \quad \dots \dots \dots (4.22)$$

$$T_2 = T_1 \left( \frac{V_2}{V_1} \right)^{1-k} = T_1 \left( \frac{V_1}{V_2} \right)^{k-1} \quad \dots \dots \dots (4.23)$$

من المعادلة (4.10) يمكن الحصول على العلاقة الموضحة في المعادلة (4.24).

$$\left(\frac{V_1}{V_2}\right)^k = \left(\frac{P_2}{P_1}\right) = \frac{V_1}{V_2} = \left(\frac{P_2}{P_1}\right)^{\frac{1}{k}} \quad \dots \dots \dots (4.24)$$

وبتعميّض المعادلة (4.24) في المعادلة (4.23).

$$T_2 = T_1 \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{k-1}{k}} \dots \dots \dots (4.25)$$

وبتبسيط المعادلة (4.25) عندها يعبر عن  $T_2$  بالمعادلة (4.25)

$$T_2 = T_1 \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{1-\frac{1}{k}} \dots \quad (4.26)$$

من المعادلة (4.24) نسبة الضغط  $P_2$  الى  $P_1$  يعبر عنها بالمعادلة (4.27).

$$\frac{P_2}{P_1} = \left( \frac{V_1}{V_2} \right)^k \quad \dots \dots \dots (4.27)$$

ومن المعادلة (4.23) يعبر عن النسبة بين  $V_1$  و  $V_2$  بالمعادلة (4.28).

$$\frac{V_1}{V_2} = \left( \frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{1}{k-1}} \quad \dots \dots \dots (4.28)$$

وبتعويض المعادلة (4.28) في المعادلة (4.27) عندها يعبر عن  $P_2$  بالمعادلة (4.29).

$$P_2 = P_1 \left( \frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{k}{k-1}} \quad \dots \dots \dots (4.29)$$

ومن المعادلة (4.27) فإن النسبة بين  $V_1$  و  $V_2$  يعبر عنها بالمعادلة (4.30).

$$V_2 = V_1 \left( \frac{P_1}{P_2} \right)^{\frac{1}{k}} \dots \dots \dots (4.30)$$

و بتعويض المعادلة (4.30) في المعادلة (4.29) فإن  $V_2$  يعبر عنه بالمعادلة (4.31).

$$V_2 = V_1 \left( \frac{T_1}{T_2} \right)^{\frac{1}{k-1}} \dots \quad (4.31)$$

تستخدم هذه المعادلات لحساب عوامل تعدد الغاز المثالي الذي يتبع قانون  $PV^n = const.$  والذي تستخدم فيه k بدل n.

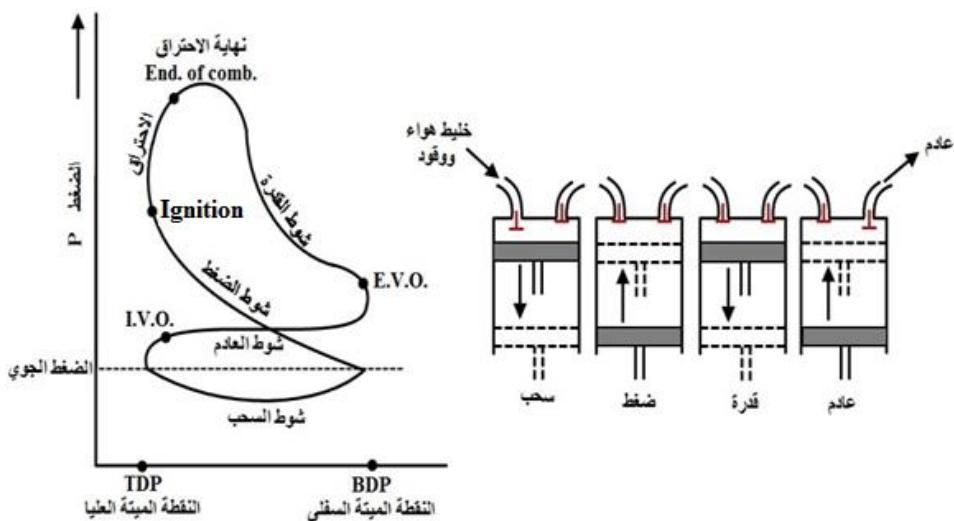
دورة أتو المثالية 4.9

## The Ideal Cycle For An Otto Engine (Spark-Ignition Engine)

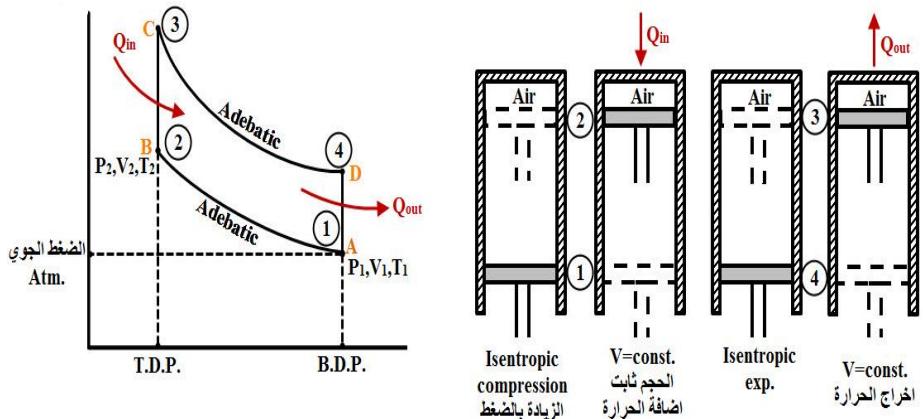
إن دورة أ Otto الفعلية لا تتطابق مع دورة A Otto المثالية بصورة تامة لأن دورة A Otto المثالية تعتبر عملية كبس الهواء في شوط الضغط والتمدد في شوط القدرة من النوع الadiabaticي (Adiabatic) أي أن الحرارة لا تسرب من خلال جدران الأسطوانة. إلا أن الحرارة تسرب فعلياً من الأسطوانة. فضلاً عن ذلك إن الاحتراق لا يحدث بشivot

الحجم بنسبة 100% لهذا يجب أن تتوفر الافتراضات الآتية لغرض اعتبار الدورة مثالية (شكل 4.7a).

1. لا يوجد احتكاك بين المكبس والجدار الداخلي للأسطوانة.
2. يستخدم الهواء فقط داخل الأسطوانة.
3. القيم الأولية للضغط والحجم والحرارة عند النقطة الميتة السفلية هي  $P_1$  و  $V_1$  و  $T_1$  على التوالي (شكل 4.7b).
4. لا يوجد فقدان في الحرارة من خلال جدران الأسطوانة خلال عملية الكبس AB والتمدد CD.
5. تضاف الحرارة إلى النظام (الأسطوانة) بثبوت الحجم (BC) ويطرد جزء منها بثبوت الحجم أيضاً (DA).



(a) : الأشواط الأربع لدورة أوتو المثالية (I.V.O. فتح صمام السحب و E.V.O. فتح صمام العادم)



(b) دخول الطاقة وخروجها

شكل (4.7) : دورة أوتو المثالية لمحرك رباعي الأشواط

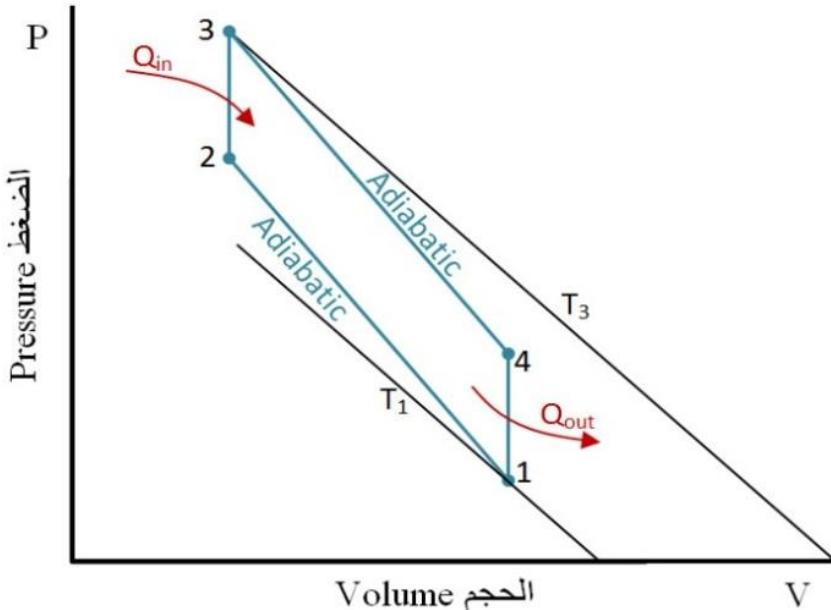
عندما يكبس الهواء في دورة أوتو المثالية بين النقطتين 1 و 2 (شوط الضغط) فإن الطاقة الداخلية للنظام لا تتغير وهذا يعني أن الانترروبية (Entropy) ثابتة. إلا أن الحرارة تزداد دون فقدان جزء منها من خلال جدران الأسطوانة (افتراضياً)، يطلق على هذه العملية بالأدبياتيكية (Adiabatic) وهذا يعني أن العملية معزولة حرارياً (Isothermal) (شكل 4.7b).

يبدأ حرق الوقود من النقطة 2 وينتهي عند النقطة 3 وهذا الاحتراق يتم بثبوت الحجم ويضيف حرارة إلى النظام. وعند نزول المكبس إلى الأسفل تبدأ مرحلة التمدد (شوط القدرة) والمحصورة بين النقطتين 3 و 4. في هذه المرحلة يزداد الحجم وينخفض الضغط وهي عملية أدبياتيكية ولا يحدث فيها تغيير في الطاقة الداخلية. وعندما يصل المكبس إلى النقطة 4 ينفتح صمام العادم ويطرد جزء من الحرارة بثبوت الحجم ويمثلها المستقيم 4-1(heat rejection at constant volume).

يمكن إعادة رسم العلاقة بين الضغط والحجم في الشكل (4.7) وفي الشكل (4.8) فضلاً عن ذلك يعاد رسم العلاقة بين الحرارة والانترروبية (S) (Entropy) والموضحة في الشكل (4.7) كما في الشكل (4.9). يعبر عن الكفاءة الحرارية لمحركات أوتو بالمعادلة (4.32).

$$\eta_{tho} = \frac{Q_i - Q_o}{Q_i} = 1 - \frac{Q_i}{Q_o} \quad .....(4.32)$$

إذ أن:  $\eta_{tho} = \frac{\text{الكفاءة الحرارية لمحركات أوتو}}{Q_i}$   
 $Q_i = \text{الحرارة المضافة إلى النظام من احتراق الوقود داخل الأسطوانة (kJ)}$   
 $Q_o = \text{الحرارة المطرودة من النظام (الأسطوانة) (kJ)}$



شكل (4.8) : العلاقة بين الضغط والحجم لدورة أوتو المثالية

يعبر عن الحرارة المضافة إلى النظام ( $Q_i$ ) بالمعادلة (4.33).

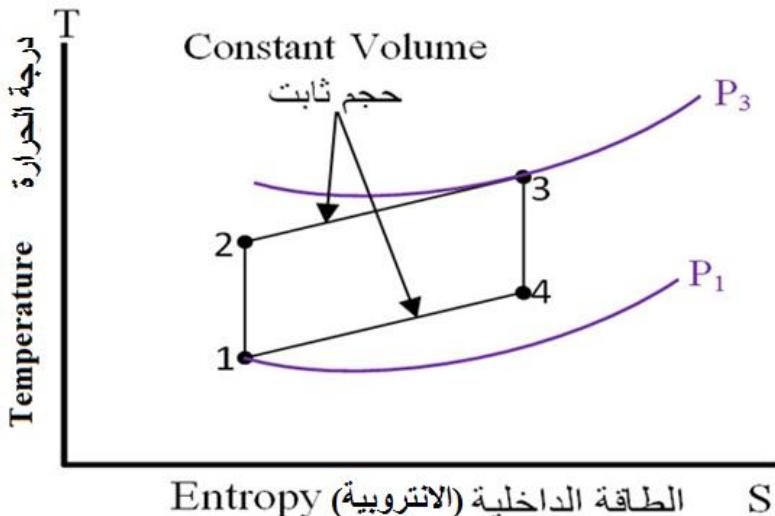
$$Q_i = M \cdot c_v (T_3 - T_2) \quad \dots \dots \dots (4.33)$$

أما الحرارة المطرودة من الأسطوانة ( $Q_o$ ) فيعبر عنها بالمعادلة (4.34). وعماها حرارة مفقودة لهذا تُعطى أشاره سالبة.

$$Q_o = M \cdot c_v (T_1 - T_4) \quad \dots \dots \dots (4.34)$$

وبترتيب المعادلة (4.34) نحصل على المعادلة (4.35).

$$Q_o = M \cdot c_v (T_4 - T_1) \quad \dots \dots \dots (4.35)$$



شكل (4.9) : العلاقة بين درجة الحرارة والطاقة الداخلية (الانتروبية) Entropy لدورة أتو المثالية.

ويعوض المعادلين (4.33) و (4.35) في المعادلة (4.32) عن الكفاءة الحرارية بالمعادلة (4.36).

$$\eta_{\text{tho}} = 1 - \frac{M.c_c (T_4 - T_1)}{M.c_c (T_3 - T_1)} \quad \dots \dots \dots (4.36)$$

وبتبسيط المعادلة (4.36).

$$\eta_{\text{tho}} = 1 - \frac{M.c_c (T_4 - T_1)}{(T_3 - T_2)} = 1 - \frac{T_1 \left[ \frac{T_4}{T_1} - 1 \right]}{T_1 \left[ \frac{T_3}{T_2} - 1 \right]} \quad \dots \dots \dots (4.37)$$

إلا أن:

$$\frac{T_2}{T_1} = \left( \frac{V_1}{V_2} \right)^{k-1} \quad \dots \dots \dots (4.38)$$

$$\frac{T_3}{T_4} = \left( \frac{V_4}{V_3} \right)^{k-1} \quad \dots \dots \dots (4.39)$$

إلا أن  $V_4 = V_1$  و  $V_3 = V_2$  يمكن دمج المعادلين (4.38) و (4.39).

$$\frac{T_2}{T_1} = \frac{T_3}{T_4} \Rightarrow \frac{T_4}{T_1} = \frac{T_3}{T_2} \quad \dots \dots \dots (4.40)$$

ويعوض المعادلة (4.40) في المعادلة (4.37) عن الكفاءة الحرارية لمحركات أتو بالمعادلة (4.41) بعد حذف الأقواس من المعادلة (4.37).

$$\eta_{tho} = 1 - \frac{T_1}{T_2} \quad \dots \dots \dots (4.41)$$

وبتنظيم المعادلة (4.38) (قلبها) وتعويضها في المعادلة (4.41) عندها يعبر عن  $\eta_{tho}$  بالمعادلة (4.42).

$$\eta_{tho} = 1 - \left( \frac{V_2}{V_1} \right)^{k-1} \quad \dots \dots \dots (4.42)$$

نسبة الانضغاط لمحركات أوتو (r) يعبر عنها بالمعادلة (4.43).

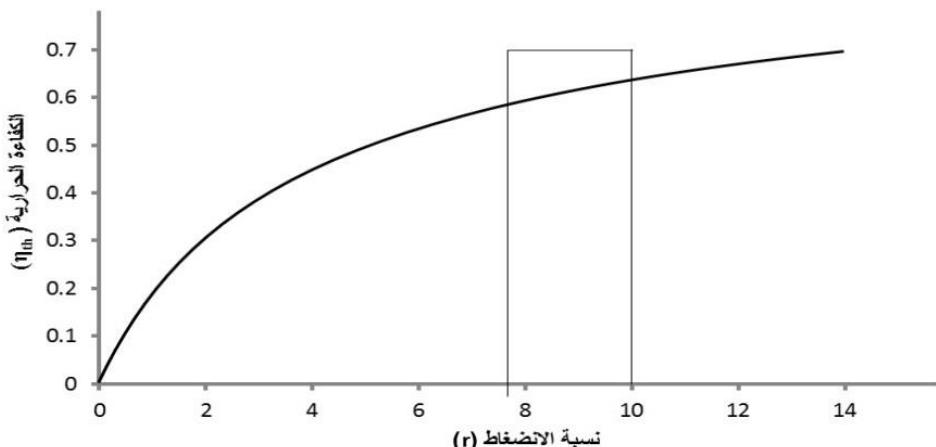
$$r = \frac{V_1}{V_2} \quad \dots \dots \dots (4.43)$$

وبترتيب المعادلة (4.42) وتعويض المعادلة (4.43) في المعادلة (4.41) عندها يعبر عن  $\eta_{tho}$  بالمعادلة (4.44).

$$\eta_{tho} = 1 - \frac{1}{\left( \frac{V_1}{V_2} \right)^{k-1}} = 1 - \frac{1}{r^{k-1}} \quad \dots \dots \dots (4.44)$$

أو يمكن التعبير عن الكفاءة الحرارية لمحركات أوتو بالمعادلة (4.45).

$$\eta_{tho} = 1 - \left( \frac{P_1}{P_2} \right)^{\frac{(K-1)}{K}} \quad \dots \dots \dots (4.45)$$



شكل (4.10) : العلاقة بين الكفاءة الحرارية لمحركات أوتو ونسبة الانضغاط (نسبة الانضغاط المثالية 7:1-10:1)

تظهر المعادلة (4.44) ان الكفاءة الحرارية لمحركات اوتو تزداد مع زيادة نسبة الانضغاط ( $r$ ). إلا أن قيمة  $r$  يجب ان لا تتجاوز قيمة معينة وهذه القيمة يحددها نوع الوقود. فعند زيادة نسبة الانضغاط تزداد الحرارة في شوط الضغط مما قد يؤدي الى الاحتراق المبكر للوقود مسبباً فرقعة. يوضح الشكل (4.10) العلاقة بين الكفاءة الحرارية ونسبة الانضغاط. إن الكفاءة الحرارية لا تتجاوز 50% في أفضل حالات عمل المحرك وتنخفض كلما زادت السرعة وتقادم المحرك وقلت جودة الوقود وقد تصل بعض الاحيان الى 20-25%.

### مثال (2):

محرك بترین، نسبة الانضغاط فيه 9:1 والضغط الأولي داخل الاسطوانة  $p_1=95\text{kPa}$  والحرارة والحجم الأولين  $T_1=17^\circ\text{C}$  و  $V_1=3.8\text{L}$  على التوالي. اضيفت حرارة مقدارها  $7.5\text{kJ}$ . أحسب الحرارة والضغط والكفاءة الحرارية. إذا كانت الحرارة النوعية بثبوت الحجم  $c_V = 0.718\text{kJ/kgK}$  وقيمة  $k = 1.4$ .

**الحل:**

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

$$T_2 = T_1 (r)^{k-1}$$

$$T_1 = 273 + 17 = 290\text{K}$$

$$T_2 = 290 (9)^{1.4-1} = 698.4\text{K}$$

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

$$P_2 = 95 (9)^{1.4} = 2059\text{kPa}$$

الحرارة التي تدخل النظام من العملية 2-3.

$$Q = M \cdot c_V (T_3 - T_2)$$

من القانون العام للغاز

$$\frac{P_1 V_1}{T_1} = M \cdot R \Rightarrow \frac{V_1}{M} = \frac{R \cdot T_1}{P_1}$$

$$v_1 = \frac{V_1}{M} = \frac{R \cdot T_1}{P_1}$$

$$v_1 = \frac{0.287 * 290}{95} = 0.875\text{m}^3 / \text{kg}$$

كما أن:

$$q_i = \frac{Q_i}{M} = Q_i \frac{v_1}{V_1}$$

$$q_i = 7.5 \frac{0.875}{3.8 * 10^{-3}} = 1727 \text{ kJ/kg}$$

$$T_3 = \frac{Q_i + T_2}{M \cdot c_V} = T_2 + \frac{q_i}{c_V}$$

$$T_3 = 698.4 + \frac{1727}{0.718} = 3103.7 \text{ K}$$

$$\frac{P_3}{P_2} = \frac{T_3}{T_2} \Rightarrow P_3 = P_2 \frac{T_3}{T_2} = 9.15 \text{ MPa}$$

$$T_4 = T_3 \left( \frac{V_3}{V_4} \right)^{k-1} = T_3 \left( \frac{1}{r} \right)^{k-1}$$

$$T_4 = 3103.7 \left( \frac{1}{9} \right)^{1.4-1} = 1288.8 \text{ K}$$

أما  $P_4$  تحسب كالتالي

$$P_4 = P_3 \left( \frac{V_3}{V_4} \right)^K = P_3 \left( \frac{1}{r} \right)^K$$

$$P_4 = 9.15 \left( \frac{1}{9} \right)^{1.4} = 422 \text{ kPa}$$

الطاقة الحرارية المطرودة بالعملية 4-1 تحدث بثبوت الحجم وهذه الطاقة تحسب من المعادلة الآتية:

$$Q_0 = m \cdot c_v (T_4 - T_1)$$

$$q_0 = \frac{Q_0}{m} = c_v (T_4 - T_1)$$

$$q_0 = 0.718 (1288.8 - 290) = 717.1 \text{ kJ/kg}$$

التغير في الطاقة الداخلية خلال دورة المحرك يساوي صفرًا ( $U_2 - U_1 = 0$ ) ومن القانون

الأول للديناميك الحراري فإن الشغل الكلي يحسب كالتالي:

<b>الشغل الكلي = الحرارة الكلية = الحرارة المضافة – الحرارة المطرودة</b>
--

$$W = q = q_i - q_o$$

$$W = q = (1727 - 717.4) = 1009.9 \text{ kJ/kg}$$

الكفاءة الحرارية:

$$\eta_{tho} = \frac{W}{q_i} = \frac{1009.6}{1727} = 0.585 = 58.5\%$$

معدل الضغط الفعال (Mean Effective Pressure)

$$MEP = \frac{W}{V_1 - V_2} = \frac{W}{V_1 \left(1 - \frac{V_2}{V_1}\right)}$$

$$MEP = \frac{W}{V_1 \left(1 - \frac{1}{r}\right)} = \frac{1009.6}{0.875 \left(1 - \frac{1}{9}\right)} = 1298 kPa$$

نسبة الشغل المرجع إلى المحرك:

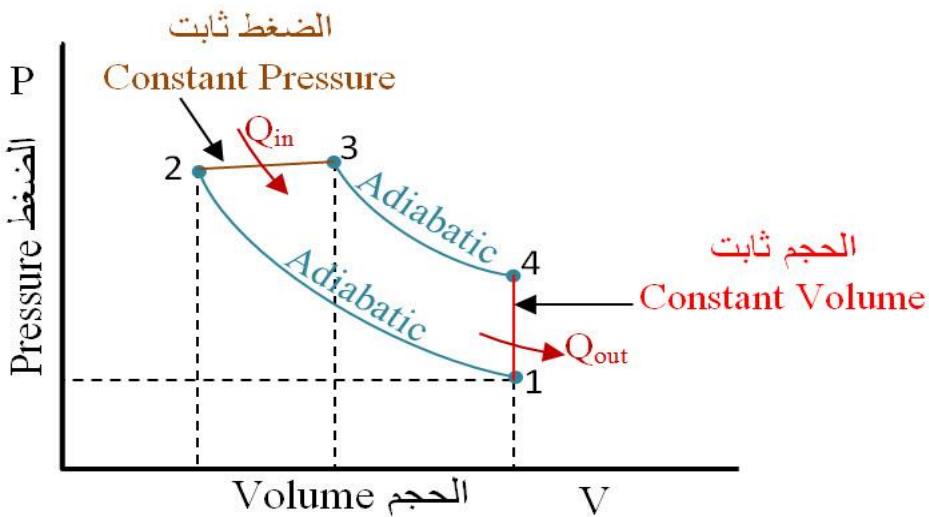
$$W_R = \frac{M \cdot c_v (T_2 - T_4)}{M \cdot c_v (T_3 - T_4)} = \frac{(T_2 - T_1)}{(T_3 - T_4)}$$

$$W_R = 0.225 = 22.5\%$$

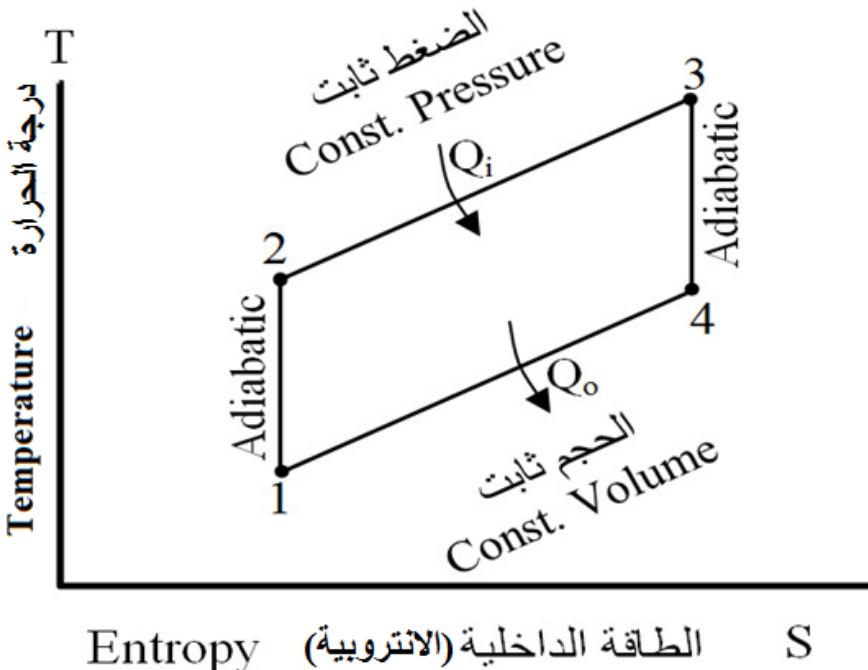
### Ideal Diesel Cycle

### ❖ 4.10 دورة ديزل المثالية

تمر دورة ديزل المثالية بأربعة مراحل هي شوط الضغط الذي يكبس الهواء فيه. وعملية الكبس من النوع الأدياباتيكي (adiabatic) إذ لا يحصل فقدان بالحرارة من خلال جدران الاسطوانة وتبقى الطاقة الداخلية (الانتروبية Entropy) ثابتة لهذا تسمى هذه العملية بالمتساوية الانتروبية (Isentropic) وتمثلها العملية 1-2 (شكل 4.11). ومرحلة الاحتراق (3-2) التي تضيف للنظام (الاسطوانة) طاقة حرارية وتم عملية بالإضافة بشبورة الضغط. ومرحلة التمدد والتي تمثل شوط القدرة (3-4). في هذه المرحلة تبقى فيها الانتروبية (Entropy) ثابتة والعملية من النوع الأدياباتيكي (adiabatic). أو مرحلة طرد الحرارة وتحدث عند ثبوت الحجم (4-1). ويمكن تمثيل المرحلة الرابعة في الشكل (4.12).



شكل (4.11) : العلاقة بين الضغط والحجم لدورة ديزل المثالية.



شكل (4.12) : العلاقة بين درجة الحرارة والطاقة الداخلية لدورة ديزل المثالية.

الكفاءة الحرارية لمحركات дизيل يعبر عنها بالمعادلة (4.46).

$$\eta_{thd} = \frac{Q_i - Q_o}{Q_o} = 1 - \frac{Q_o}{Q_i} \quad \dots \dots \dots (4.46)$$

الحرارة المضافة للأسطوانة (3-2) بثبوت الضغط يعبر عنها بالمعادلة (4.47).

$$Q_i = M \cdot c_p (T_3 - T_2) \quad \dots \dots \dots (4.47)$$

الحرارة المطرودة من الاسطوانة (4-1) بثبوت الحجم يعبر عنها بالمعادلة (4.48).

$$Q_o = M \cdot c_p (T_4 - T_1) \quad \dots \dots \dots (4.48)$$

إذ أن:  $M$  = كتلة الهواء التي تحتويها الأسطوانة

$c_p$  = الحرارة النوعية بثبوت الضغط

$c_v$  = الحرارة النوعية بثبوت الحجم

$T$  = درجة الحرارة المطلقة

وبتعويض المعادلة (4.47) والمعادلة (4.48) في المعادلة (4.46) عندها يعبر عن الكفاءة الحرارية لمحركات дизيل بالمعادلة (4.49).

$$\eta_{tho} = \frac{M \cdot c_v (T_4 - T_1)}{M \cdot c_v (T_3 - T_2)} = 1 - \frac{c_v (T_4 - T_1)}{c_p (T_3 - T_2)} \quad \dots \dots \dots (4.49)$$

ولكن

$$k = \frac{c_p}{c_v} \quad \dots \dots \dots (4.50)$$

إذ أن:  $k$  = نسبة الحرارة النوعية عند ثبوت الضغط إلى الحرارة النوعية عند ثبوت الحجم

وبتعويض المعادلة (4.50) في المعادلة (4.49) عندها يعبر عن  $\eta_{thd}$  بالمعادلة (4.51).

$$\eta_{thd} = 1 - \frac{(T_4 - T_1)}{K(T_3 - T_2)} \quad \dots \dots \dots (4.51)$$

العلاقة بين الضغط والحجم والحرارة يعبر عنها بالمعادلة (4.52).

$$\frac{P_3 \cdot V_3}{T_3} = \frac{P_2 \cdot V_2}{T_2} \quad \dots \dots \dots (4.52)$$

إلا أن  $P_3 = P_2$  للحالة (3-2) لهذا تصبح المعادلة (4.52) كالتالي:

$$\frac{T_3}{T_2} = \frac{V_3}{V_2} \quad \dots \dots \dots (4.53)$$

ويعبر عن نسبة القطع بالحرارة المضافة بالمعادلة (4.54).

$$r_c = \frac{V_3}{V_2} \quad \dots \dots \dots (4.54)$$

وبتعويض المعادلة (4.54) في المعادلة (4.53).

$$\frac{T_3}{T_2} = r_c \quad \dots \dots \dots (4.55)$$

تعرف  $r_c$  على أنها النسبة بين حجم الأسطوانة عند انتهاء حرق الوقود ( $V_3$ ) وحجم الأسطوانة عند بداية الاحتراق ( $V_2$ ). وهي الفترة التي تضاف فيها الحرارة إلى الأسطوانة (النظام) عند ثبوت الضغط. كما أنها تمثل الفترة التي يحقن فيها الوقود داخل الأسطوانة لهذا فهي تمثل من ناحية الأخرى عدد الدرجات التي يدورها عمود المرفق خلال فترة حقن الوقود داخل الأسطوانة.

تُطرد الحرارة بثبوت الحجم في المرحلة (1-4). هذه المرحلة يمكن تمثيلها بالمعادلة (4.56).

$$\frac{P_4 \cdot V_4}{T_4} = \frac{P_1 \cdot V_1}{T_1} \quad \dots \dots \dots (4.56)$$

إلا إن  $V_4 = V_1$  عندما تصبح المعادلة (4.56) كالتالي:

$$\frac{P_4}{T_4} = \frac{P_1}{T_1} \Rightarrow \frac{T_4}{T_1} = \frac{P_4}{P_1} \quad \dots \dots \dots (4.57)$$

يعبر عن مرحلتي الكبس (1-2) والتمدد (3-4) وللذان هما من النوع الأدياباتيك بالمعادلين (4.58) و (4.59) على التوالي.

$$P_1 \cdot V_1^k = P_2 \cdot V_2^k \quad \dots \dots \dots (4.58)$$

$$P_4 \cdot V_4^k = P_3 \cdot V_3^k \quad \dots \dots \dots (4.59)$$

إلا أن  $P_2 = P_3$  و  $V_4 = V_1$  وبقسمة المعادلة (4.59) على المعادلة (4.58).

$$\frac{P_4}{P_1} = \left( \frac{V_3}{V_2} \right)^k \quad \dots \dots \dots (4.60)$$

وبتعويض المعادلة (4.54) في المعادلة (4.60) فإن.

$$\frac{P_4}{P_1} = r_c^k \quad \dots \dots \dots (4.61)$$

وبتعويض المعادلة (4.57) في المعادلة (4.61) عندها.

$$\frac{T_4}{T_1} = r_c^k \quad \dots \dots \dots (4.62)$$

وبترتيب المعادلة (4.51) عندها يعبر عن  $\eta_{thd}$  بالمعادلة (4.63).

$$\eta_{thd} = 1 - \frac{T_1 \left( \frac{T_4}{T_1} - 1 \right)}{k T_2 \left( \frac{T_3}{T_2} - 1 \right)} \quad \dots \dots \dots (4.63)$$

يعبر عن نسبة الانضغاط بالمعادلة (4.64).

$$r = \frac{V_1}{V_2} \quad \dots \dots \dots (4.64)$$

وبتعويض المعادلة (4.64) في المعادلة (4.38) عندها.

$$\frac{T_2}{T_1} = (r)^{k-1} \quad \dots \dots \dots (4.65)$$

وبتعويض المعادلات (4.55) و (4.62) و (4.65) في المعادلة (4.63) عندها يعبر عن

$$\eta_{thd} = 1 - \left[ \frac{1(r_c^k - 1)}{r^{k-1} K (r_c - 1)} \right] \quad \dots \dots \dots (4.66)$$

تُظهر المعادلة (4.66) اذا كانت قيمة  $r > 1$  ونسبة الانضغاط ثابتة ( $r$ ) فأأن الكفاءة الحرارية لحركات أتو أعلى منها لحركات الديزل. إلا أن نسبة الانضغاط لحركات الديزل أعلى منها لحركات أتو لهذا الكفاءة الحرارية لحركات الديزل أعلى منها لحركات أتو (شكل 4.9).

### مثال (3):

محرك ديزل نسبة الانضغاط فيه 1:20. درجة الحرارة 20°C و  $c_p = 1.005 \text{ kJ/kg.k}$  و  $c_v = 0.718 \text{ kJ/kg.k}$  و  $k=1.4$  و  $R=0.87 \text{ kJ/kg.k}$ . أحسب الحرارة المضافة والمطرودة والشغل المنجز والكفاءة الحرارية والضغط الفعال داخل الاسطوانة.

**الحل:**

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

$$T_2 = (20 + 273)^{1.4-1} = 971.1 \text{ K}$$

العملية 3-2: الضغط ( $P$ ) ثابت فيها.

$$\frac{V_3}{V_2} = \frac{T_3}{T_2}$$

$$\frac{V_3}{V_2} = \frac{2200}{971.1} = 2.265$$

العملية 3-4 وهي من النوع الاadiabaticي (Adiabatic) أو الايزونتروبي (Isentropic)

$$\frac{T_4}{T_3} = \left( \frac{V_3}{V_4} \right)^{k-1} = T_4 = T_3 \left( \frac{V_3}{V_4} \right)^{k-1} = 2200 \left( \frac{2.265}{20} \right)^{0.4} = 920.6 \text{K}$$

وأن كمية الحرارة الداخلة

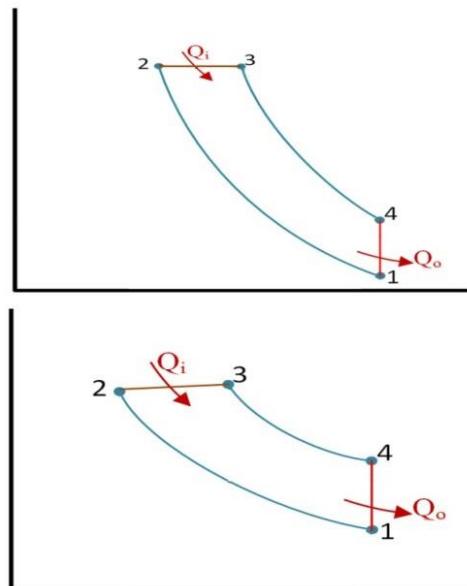
$$Q_i = U_3 - U_2 = c_p(T_3 - T_2)$$

$$Q_i = 1.005(2200 - 971.1) = 1235 \text{ kJ/kg}$$

وكمية الحرارة المطرودة

$$Q_o = U_4 - U_1 = c_v(T_4 - T_1)$$

$$Q_o = 0.718(920.6 - 293) = 450.6 \text{ kJ/kg}$$



مع الشغل المنجز

$$W = Q_i - Q_o$$

$$W = 1235 - 450.6 = 784.4 \text{ kJ/kg}$$

إذن تكون الكفاءة الحرارية

$$\eta_{thd} = \frac{W}{Q_i} = \frac{784.4}{1235} = 63.5\%$$

حجم الأسطوانة الكلية ( $V_1$ ) يحسب كالتالي

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

$$V_1 = \frac{RT_1}{P_1} \Rightarrow V_1 = \frac{0.287 * 293}{95} = 0.885 \text{ m}^3 / \text{kg}$$

نسبة الانضغاط (r)

$$V_{\max} = V_1 : V_{\min} = V_2$$

$$r = \frac{V_1}{V_2} \Rightarrow V_2 = \frac{V_1}{r} = \frac{0.885}{20} = 0.04425 \text{ m}^3$$

معدل الضغط الفعال في الأسطوانة MEP

$$MEP = \frac{W}{V_1 - V_2} = \frac{W}{V_1 - \frac{V_1}{r}} = \frac{W}{V_1 \left(1 - \frac{1}{r}\right)}$$

$$MEP = \frac{784.4}{0.885 \left(1 - \frac{1}{20}\right)} = 933 \text{ kPa}$$

**مثال (4) :**

محرك سداسي الأسطوانة حجمة اللترى 3.2L. نسبة الانضغاط 19:1. الضغط الأولي 95kPa وحرارة الماء  $67^\circ\text{C}$  وسرعة المحرك 1750rpm. المحرك يستخدم وقود قيمته الحرارية  $42500 \text{ kJ/kg}$ . نسبة الماء الى الوقود 28:1. كفاءة الاحتراق 98%. ثابت الحرارة النوعية  $850\text{K}$ . أحسب الاتي: إذا كانت  $c_p = 1.11 \text{ kJ/kgK}$  عند حرارة الماء  $850\text{K}$  و  $c_v = 0.823 \text{ kJ/kgK}$  و  $R = 0.287 \text{ kJ/kgK}$

- (1) الحرارة القصوى في الدورة الحرارية ونسبة القطع (cut-off ratio) ( $r_c$ ).
- (2) الشغل الكلى في الدورة والكفاءة الحرارية.
- (3) معدل الضغط الفعال (MEP).
- (4) القدرة الكلية للمحرك.

**الحل:**

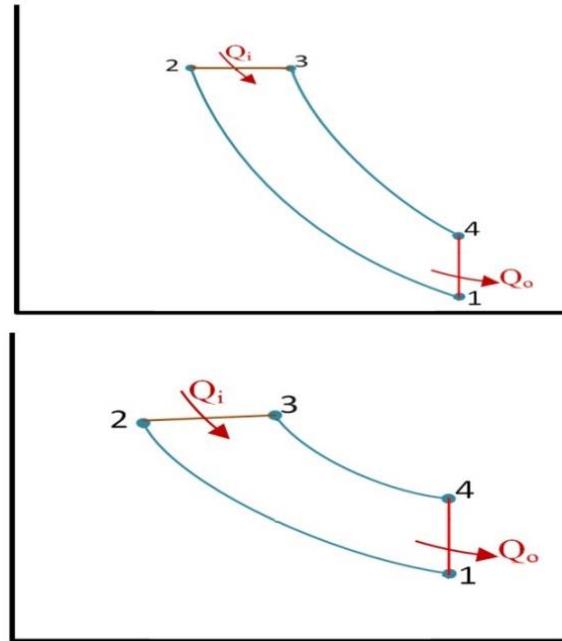
$$T_2 = T_1 \left[ \frac{V_1}{V_2} \right]^{k-1}$$

$$T_2 = 340 [19]^{1.349-1} = 950.1K$$

$$P_2 = P_1 \left[ \frac{V_1}{V_2} \right] \Rightarrow P_2 = 95 [19]^{1.349} = 5044 kPa$$

حجم غرفة الاحتراق:

$$r = \frac{V_C + V_S}{V_C}$$



$$19 = \frac{V_C + 0.0045}{V_C} \Rightarrow V_C = 0.0001778 m^3$$

$$V_1 = V_C + V_S \Rightarrow V_1 = 0.0001778 + 0.0032 = 0.003378 m^3$$

كتلة الهواء داخل الاسطوانة:

$$M = \frac{P_1 \cdot V_1}{R \cdot T_1} \Rightarrow M = \frac{95 * 0.003378}{0.287 * 340} = 0.003288 kg$$

كتلة الوقود خلال دورة واحدة:

$$AF = \frac{M_a}{M_f} = \frac{M - M_f}{M_f}$$

$$28 = \frac{0.003288 - M_f}{M_f} \Rightarrow M_f = 0.0001134 kg$$

$$q_i = M_f * q_F * \eta_C$$

$$q_i = 0.0001134 * 42500 * 0.98 = 4.723 \text{ kJ}$$

$$Q_i = M \cdot c_v (T_3 - T_2)$$

$$4.723 = 0.003288 * 0.823 (T_3 - 950.1)$$

$$T_3 = 2244 \text{ K}$$

تحسب كالتالي : (cut-off ratio)  $r_c$

$$r_c = \frac{T_3}{T_2} = \frac{2244}{950.1} = 2.362$$

$$V_2 = \frac{V_1}{r} = \frac{0.003378}{19} = 0.0001778 \text{ m}^3$$

$$V_3 = r_c * V_2 = 2.362 * 0.0001778 = 0.0004199 \text{ m}^3$$

$$V_4 = V_1 : P_3 = P_2$$

العملية 3-4 (Adiabatic)

$$T_4 = T_3 \left( \frac{V_3}{V_4} \right)^{k-1}$$

$$T_4 = 2244 \left( \frac{0.0004199}{0.003378} \right)^{1.349-1} = 1084 \text{ K}$$

$$P_4 = P_3 \left( \frac{V_3}{V_4} \right)^k = 5044 \left( \frac{0.0004199}{0.003378} \right)^{1.349} = 302.9 \text{ kPa}$$

العملية 4-1 (طرد الحرارة مع ثبوت الحجم).

$$q_0 = M \cdot c_v (T_4 - T_1)$$

$$q_0 = 0.003288 * 0.823 (1084 - 340) = 2.013 \text{ kJ}$$

الشغل النهائي :

$$W = q_i - q_0 = 4.723 - 2.013 = 2.710 \text{ kJ}$$

الكفاءة الحرارية :

$$\eta_t = \frac{W}{q_i} = \frac{2.710}{4.723} = 0.5737 = 57.4\%$$

معدل الضغط المؤثر :

$$MEP = \frac{W_o}{V_1 - V_2}$$

$$MEP = \frac{2.710}{0.003378 - 0.0001778} = 847 \text{ kPa}$$