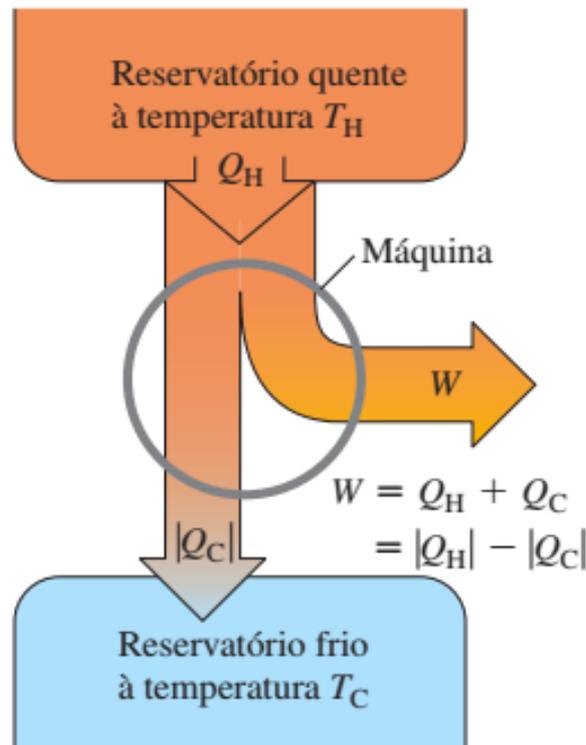


Máquinas Térmicas

Figura 20.3 Diagrama esquemático do fluxo de energia de uma máquina térmica.



$$\text{Eficiência térmica de uma máquina} \quad e = \frac{W}{Q_H} = 1 + \frac{Q_C}{Q_H} = 1 - \left| \frac{Q_C}{Q_H} \right| \quad (20.4)$$

Trabalho realizado pela máquina

Calor rejeitado pela máquina

Calor absorvido pela máquina

Coloque as seguintes máquinas térmicas em ordem da mais alta à mais baixa eficiência térmica.

- (i) Uma máquina que absorve 5.000 J de calor e rejeita 4.500 J de calor em um ciclo;
- (ii) uma máquina que absorve 25.000 J de calor e realiza 2.000 J de trabalho em um ciclo;
- (iii) uma máquina que realiza 400 J de trabalho e rejeita 2.800 J de calor em um ciclo.

Resposta: eficiência de (iii) = 0,125 > de (i) = 0,1 > de (ii) = 0,08

Máquinas de Combustão Interna

O motor a gasolina, usado em automóveis e em muitas outras máquinas, é um exemplo familiar de máquina térmica.

Figura 20.5 Ciclo de um motor de combustão interna com quatro tempos.

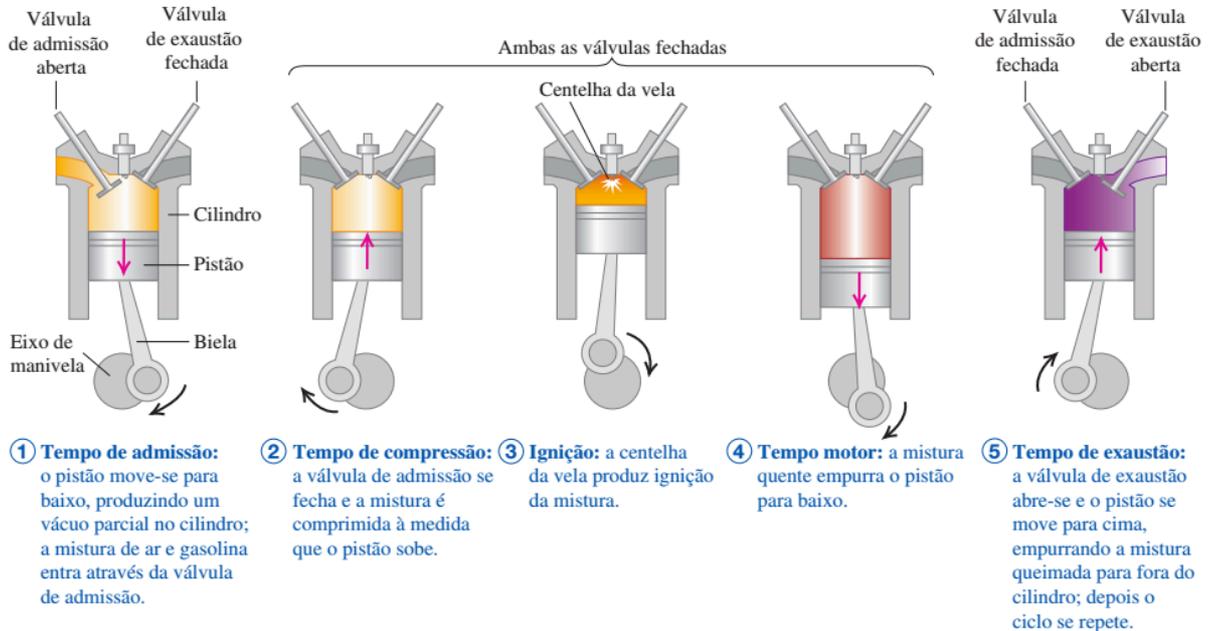
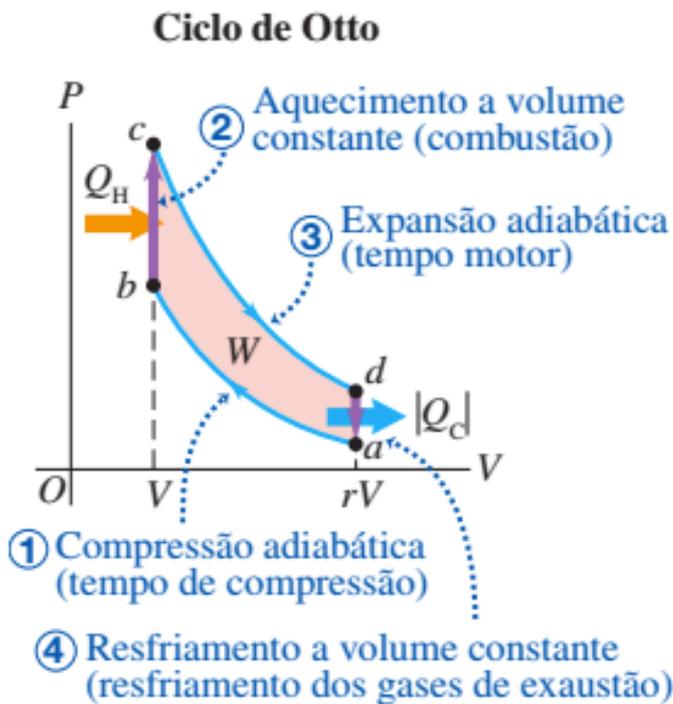


Figura 20.6 Diagrama PV de um ciclo de Otto, modelo do ciclo idealizado dos processos termodinâmicos em um motor a gasolina.



$a \rightarrow b$ compressão adiabática ou aquecimento adiabático

$$P_a V_a^\gamma = P_b V_b^\gamma$$

$b \rightarrow c$ aquecimento isocórico

$$\Delta U_{bc} = Q_{bc} = n c_v (T_c - T_b)$$

$$Q_{bc} = Q_H$$

$c \rightarrow d$ expansão adiabática ou resfriamento adiabático;

$$P_c V_c^\gamma = P_d V_d^\gamma$$

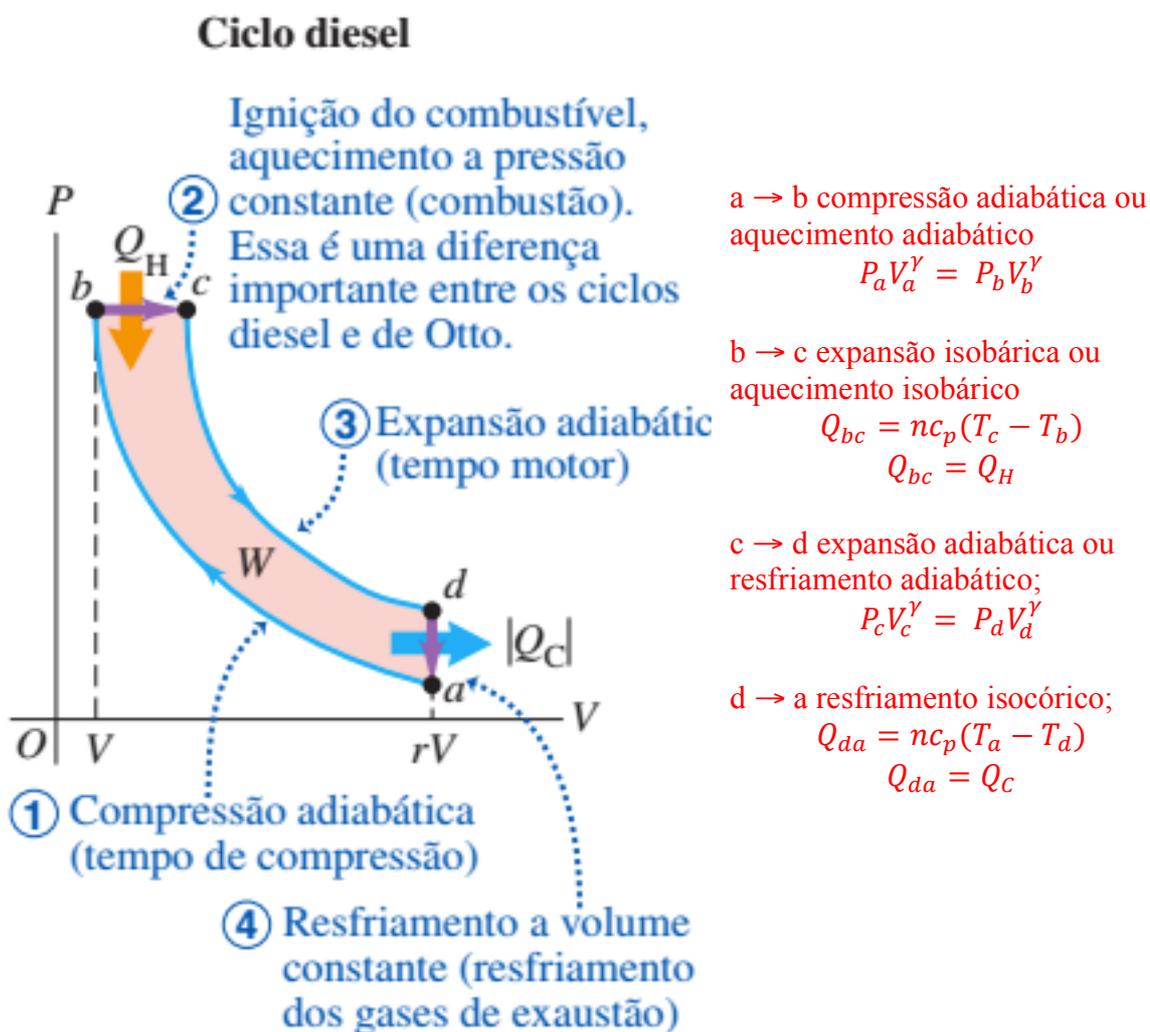
$d \rightarrow a$ resfriamento isocórico;

$$\Delta U_{da} = Q_{da} = n c_v (T_a - T_d)$$

$$Q_{da} = Q_C$$

O motor a diesel também é um exemplo familiar de máquina térmica. Neste caso, o ciclo do motor a diesel é semelhante ao do motor a gasolina. A diferença mais importante é que não existe combustível no cilindro no início do tempo de compressão. Um pouco antes do início do tempo de potência, os injetores começam a injetar o combustível diretamente no cilindro, com velocidade suficiente para manter a pressão constante durante a primeira parte do tempo de potência. Em virtude da elevada temperatura resultante da compressão adiabática, o combustível explode espontaneamente ao ser injetado; não é necessário usar nenhuma vela de ignição.

Figura 20.7 Diagrama PV de um ciclo diesel ideal.



Exercício (Ciclo de Otto)

1) Vamos considerar um motor de combustão interna a gasolina que tem um cilindro de combustão com volume inicial 0,1L que será preenchido por uma mistura de ar e gasolina mantendo a temperatura de 27°C e 1atm na condição de gás ideal. Vamos usar o ciclo de Otto para estudar este motor (4 processos quase-estáticos: compressão adiabática, aquecimento isocórico, expansão adiabática e resfriamento isocórico). Sabendo que as moléculas deste gás serão majoritariamente diatômicas rígidas, que o volume máximo será 0,95L, ou seja uma razão de compressão de 0,95 e que o calor da queima do combustível é de 10.000J, determine:

- a quantidade de gás injetada no cilindro, o calor específico molar a volume e pressão constantes;
- os valores de temperatura, pressão e volume ao final de cada processos termodinâmico do motor;
- a quantidade de trabalho realizado, a quantidade de calor dissipado e a eficiência teórica do motor.
- Use a expressão abaixo para calcular a eficiência do motor, compare com o valor obtido no item anterior e discuta

$$\text{Eficiência térmica no ciclo de Otto} \quad e = 1 - \frac{1}{r^{\gamma-1}} \quad (20.6)$$

Razão de compressão \rightarrow r \leftarrow Razão dos calores específicos γ

Exercício (Ciclo de Diesel)

2) Resolva o problema anterior com os mesmos dados numéricos considerando agora um ciclo de Diesel para estudar o motor (4 processos quase-estáticos: compressão adiabática, aquecimento isobárico, expansão adiabática e resfriamento isocórico). Nestas condições compare a eficiências dos dois motores: este e o do exercício anterior.

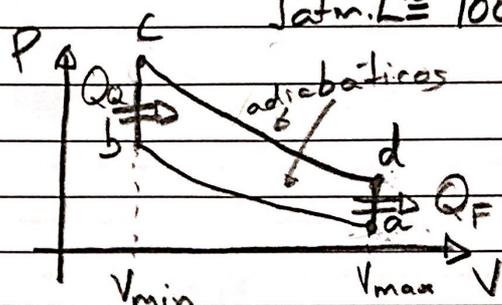
Ciclo Otto $a \xrightarrow{(1)} b \xrightarrow{(2)} c \xrightarrow{(3)} d \xrightarrow{(4)} a$

$R = 0,082 \text{ atm}\cdot\text{L}/\text{mol}\cdot\text{K}$

$V_a = 0,95\text{L}$ $T_a = 27^\circ\text{C} = 300\text{K}$ $P_a = 1\text{atm}$
 $V_b = 0,10\text{L}$

$1\text{atm}\cdot\text{L} \approx 100\text{J}$

- (1) compressão adiabática
- (2) aquecimento isocórico
- (3) expansão adiabática
- (4) resfriamento isocórico



$Q_a = 10.000\text{J}$ substância \Rightarrow gás diatômico rígido

a) $n = ?$ c_v e c_p

$(V = 0,1\text{L})$ $PV = nRT$ $n = \frac{PV}{RT} = \frac{1 \cdot 0,1}{0,082 \cdot 300} = 0,004 \text{ mol}$

T.E.E $U = \frac{1}{2} nRT$ para cada grau de liberdade
 diatômica rígida 5 (3 transl + 2 rot.)

$U = \frac{5}{2} nRT = n c_v T \Rightarrow c_v = \frac{5}{2} R$ $c_p = c_v + R = \frac{7}{2} R$

$\gamma = \frac{c_p}{c_v} = \frac{7}{5} = 1,4$

Resposta: $n = 0,004 \text{ mol}$ $c_v = \frac{5}{2} R$ e $c_p = \frac{7}{2} R$

b) $a \Rightarrow V_a = 0,95\text{L}$; $T_a = 300\text{K}$; $P_a = 1\text{atm}$

$b \Rightarrow V_b = 0,10\text{L}$

adiabática $PV^\gamma = \text{const}$ $P_b V_b^\gamma = P_a V_a^\gamma \therefore P_b = P_a \left(\frac{V_a}{V_b}\right)^\gamma$

$P_b = P_a r^\gamma \therefore P_b = 1 \times 9,5^{1,4} = 23,37\text{atm}$

$P_b V_b = n R T_b$ $T_b = \frac{P_b V_b}{n R} = \frac{23,37 \times 0,1}{0,004 \times 0,082} = 7125\text{K}$
 $\hookrightarrow 6852^\circ\text{C}$

$b \Rightarrow V_b = 0,10\text{L}$; $T_b = 7125\text{K}$; $P_b = 23,4 \text{ atm}$

$c \Rightarrow V_c = 0,10\text{L}$ 100atm isocórico $W_{b \rightarrow c} = 0$ $\Delta U_{b \rightarrow c} = Q_{b \rightarrow c}$

$Q_{b \rightarrow c} = 10.000\text{J} \Rightarrow \Delta U_{b \rightarrow c} = 10000 = n c_v (T_c - T_b)$

$100 = 0,004 \cdot \frac{5}{2} \times 0,082 (T_c - 7125) \therefore \frac{1100}{0,00082} = T_c - 7125$

$T_c = 114826\text{K}$

S T Q Q S S D

— / — / —

a ⇒ $V_a = 0,95L$; $T_a = 300K$; $P_a = 1atm$

b ⇒ $V_b = 0,10L$; $T_b = 7125K$; $P_b = 23,4atm$

c ⇒ $V_c = 0,10L$; $T_c = 114826K$; $P_c = 376,6atm$

$P_c V_c = n R T_c$; $P_c = \frac{n R T_c}{V_c} = \frac{0,004 \times 0,082 \times 114826}{0,1}$

$P_c = 376,6atm$

d ⇒ $V_d = 0,95L$ c → d adiabático $PV^\gamma = const$

$P_c V_c^\gamma = P_d V_d^\gamma$ $P_d = P_c \left(\frac{V_c}{V_d}\right)^\gamma = P_c \left(\frac{V_{min}}{V_{max}}\right)^\gamma = \frac{P_c}{r^\gamma}$

$P_d = \frac{376,6}{9,5^{1,4}} = 16,1atm$ $r = \frac{V_{max}}{V_{min}} = \frac{0,95}{0,1} = 9,5$

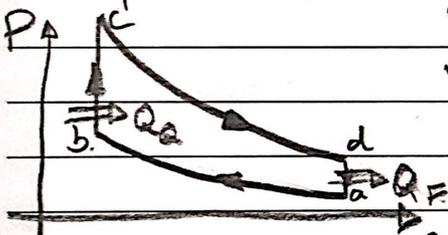
$T_d = \frac{V_d P_d}{n R} = \frac{0,95 \times 16,1}{0,004 \times 0,082} = 46631K$

Resposta: (b) $V_a = 0,95L$; $P_a = 1atm$; $T_a = 300K$

$V_b = 0,10L$; $P_b = 23,4atm$; $T_b = 7125K$

$V_c = 0,10L$; $P_c = 376,6atm$; $T_c = 114826K$

$V_d = 0,95L$; $P_d = 16,1atm$; $T_d = 46631K$



d → a isocórico $W_{d-a} = 0 \Rightarrow \Delta U_{d-a} = Q_{d-a}$

$\Delta U_{da} = n c_v \Delta T = 0,004 \times \frac{5}{2} \times 0,082 (300 - 46631) = -38atm.L$

$\Delta U_{da} = Q_{da} = -3800J \Rightarrow$ calor liberado pelo motor

$\Delta U = 0$ ciclo $W = |Q_a| - |Q_F| = 10000 - 3800 = 6200J$

$e = \frac{W}{Q_a} = \frac{6200}{10000} = 0,62$ Resposta (c) $W = 6200J$

$Q_F = -3800J$

(d) $e = 1 - \frac{1}{r^{\gamma-1}} = 1 - \frac{1}{9,5^{0,4}} = 0,59$

$e = 0,62$

Esta diferença se deve ao fator de conversão de unidades de atm.L para J que usamos aproximado $1atm.L = 100J$, mas o valor exato seria de $1atm.L = 101,2J$.