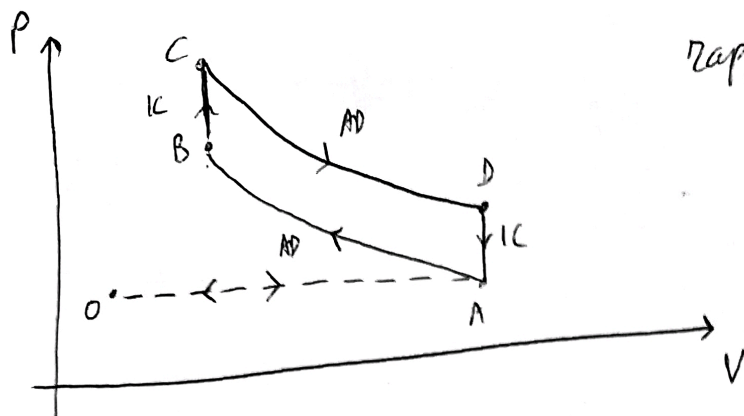


Ciclo (di) Otto

Esempio di motore a benzina, 6 tempi / fasi

rapporto di compressione: $r \equiv \frac{V_A}{V_B} = \frac{V_D}{V_C} > 1$



Fasi:

- O → A: espansione, miscela di aria e benzina entra nel cilindro grazie ad aspirazione del pistone. Pressione esterna > pressione miscela (per vincere attriti)
- A → B: compressione (adiabatica) fino a T, P molto alte, tramite compressione del pistone
- B → C: scoppio, tramite scintilla elettrica che provoca rapidissima combustione della miscela già calda, pistone fermo, trasformazione è isocora
- C → D: fase di potenza, prodotti di combustione molto caldi espandono adiabaticamente e spingono pistone verso l'esterno, generando potenza e diminuzione P e T
- D → A: espulsione dalla valvola di scarico fino a quando P → P_{atm}, pistone fermo
- A → O: fase di espulsione, restanti prodotti di combustione spinti fuori dal cilindro

Ignoriamo trasformazioni O → A e A → O

$$\eta = 1 - \frac{|Q_{out}|}{Q_{in}} = 1 - \frac{|Q_{DA}|}{Q_{BC}} \quad \text{essendo } Q_{BC} > 0, Q_{DA} < 0, Q_{AB} = 0, Q_{CO} = 0$$

$$Q_{BC} = n c_v (T_C - T_D), \quad Q_{DA} = n c_v (T_A - T_D) \rightarrow |Q_{DA}| = n c_v (T_D - T_A)$$

$$\Rightarrow \eta = 1 - \frac{n c_v (T_D - T_A)}{n c_v (T_C - T_D)} = 1 - \frac{T_D - T_A}{T_C - T_D} = 1 - \frac{T_A (1 - \frac{T_D}{T_A})}{T_D (1 - \frac{T_C}{T_D})} = 1 - \frac{T_A (1 - \frac{T_D}{T_A})}{T_D (1 - \frac{T_C}{T_D})}$$

$$\begin{aligned} A \rightarrow B \text{ adiabatica} & \left\{ \begin{aligned} T_A V_A^{\gamma-1} &= T_B V_B^{\gamma-1} \\ T_D V_D^{\gamma-1} &= T_C V_C^{\gamma-1} \end{aligned} \right. \\ C \rightarrow D \text{ adiabatica} & \left\{ \begin{aligned} T_D V_D^{\gamma-1} &= T_C V_C^{\gamma-1} \\ T_A V_A^{\gamma-1} &= T_B V_B^{\gamma-1} \end{aligned} \right. \end{aligned} \quad \begin{aligned} \frac{V_A}{V_B} = \frac{V_D}{V_C} \\ \frac{V_B}{V_C} = \frac{V_A}{V_D} \end{aligned} \Rightarrow \frac{T_A}{T_D} = \frac{T_D}{T_C} \Rightarrow \frac{T_D}{T_A} = \frac{T_C}{T_B} \Rightarrow \eta = 1 - \frac{T_A}{T_B}$$

Essendo A → B adiabatica

$$T_A V_A^{\gamma-1} = T_B V_B^{\gamma-1} \Rightarrow \frac{T_A}{T_B} = \left(\frac{V_B}{V_A}\right)^{\gamma-1} = \left(\frac{1}{r}\right)^{\gamma-1} = r^{1-\gamma}$$

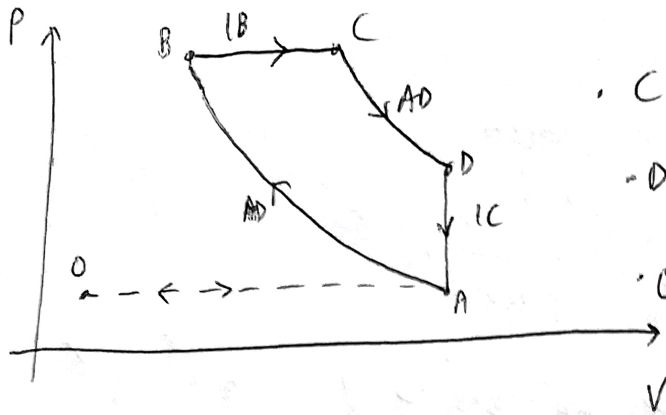
$$\Rightarrow \eta = 1 - r^{1-\gamma}$$

$1 - \gamma < 0$

→ η ≤ 67%
in pratica r < 10 altrimenti ci sarebbe lo scoppio prima dello scendere della scintilla

Ciclo Diesel

Nel cilindro entra solo aria



- $A \rightarrow B$: aria compressa fino a temperatura ambiente
- $B \rightarrow C$: olio immesso, combustione isobara a causa dell'alta temperatura dell'aria
- $C \rightarrow D$: fase di espansione come motore a benzina
- $D \rightarrow A$: fase di espansione come motore a benzina
- $O \rightarrow A$ e $A \rightarrow O$ non servono necessariamente dato che si comprime solo aria

$$\eta = 1 - \frac{|Q_{out}|}{Q_{in}} = 1 - \frac{|Q_{DA}|}{Q_{BC}} \quad \text{essendo } Q_{BC} > 0, Q_{DA} < 0, Q_{AD} = Q_{CD} = 0$$

$$Q_{BC} = n C_p (T_C - T_B) > 0, Q_{DA} = n C_v (T_A - T_D) < 0 \rightarrow |Q_{out}| = n C_v (T_D - T_A)$$

$$\Rightarrow \eta = 1 - \frac{n C_v (T_D - T_A)}{n C_p (T_C - T_B)} = 1 - \frac{C_v}{C_p} \frac{T_D - T_A}{T_C - T_B} = 1 - \frac{1}{\gamma} \left(\frac{T_D - T_A}{T_C - T_B} \right)$$

$$\frac{T_D - T_A}{T_C - T_B} = \frac{P_D V_D - P_A V_A}{P_C V_C - P_B V_B} \quad \begin{matrix} \swarrow \\ V_D = V_A, P_B = P_C \end{matrix} \quad \frac{V_A (P_D - P_A)}{P_C (V_C - V_B)} =$$

$$\frac{P_D}{P_C} - \frac{P_A}{P_C} = \frac{V_C}{V_A} - \frac{V_B}{V_A}$$

Ora definiamo rapporto di espansione $r_E \equiv \frac{V_A}{V_C}$
 rapporto di compressione $r_C \equiv \frac{V_A}{V_B}$

$$\Rightarrow \frac{T_D - T_A}{T_C - T_B} = \frac{P_D/P_C - P_A/P_C}{V_C/V_A - V_B/V_A} = \frac{P_D/P_C - P_A/P_C}{r_E^{-1} - r_C^{-1}}$$

$r_E, r_C \gg 1$ otto perché non c'è pericolo di preaccensione (comunque $\eta \approx 70\%$)

$C \rightarrow D$ adiabatica $P_D V_D^\gamma = P_C V_C^\gamma \Rightarrow P_D/P_C = (V_C/V_D)^\gamma = (V_C/V_A)^\gamma = r_E^{-\gamma}$

$A \rightarrow B$ adiabatica $P_A V_A^\gamma = P_B V_B^\gamma \Rightarrow \frac{P_A}{P_B} = \frac{P_A}{P_C} = \left(\frac{V_B}{V_A} \right)^\gamma = r_C^{-\gamma}$

$$\Rightarrow \eta = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{T_D - T_A}{T_C - T_B} = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{P_D/P_C - P_A/P_C}{r_E^{-1} - r_C^{-1}} = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{r_E^{-\gamma} - r_C^{-\gamma}}{r_E^{-1} - r_C^{-1}}$$

Calcolo alternativo dell'efficienza del ciclo Diesel

Si partiamo da $\eta = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{T_D - T_A}{T_C - T_B}$

$$\frac{T_D - T_A}{T_C - T_B} = \frac{T_A \left(\frac{T_D}{T_A} - 1 \right)}{T_B \left(\frac{T_C}{T_B} - 1 \right)}$$

$$\frac{T_D}{T_A} = \frac{P_D}{P_A} \quad \text{essendo } D \rightarrow A \text{ isocora}$$

$\rightarrow D$ adiabatica

$$P_D V_D^\gamma = P_C V_C^\gamma \rightarrow \frac{P_D}{P_C} = \left(\frac{V_C}{V_D} \right)^\gamma = \left(\frac{V_C}{V_A} \right)^\gamma = r_E^{-\gamma}$$

$$\frac{P_D}{P_A} = \frac{P_D}{P_C} \frac{P_C}{P_A} \stackrel{P_C=P_B}{=} \frac{P_D}{P_C} \frac{P_B}{P_A}$$

ma $A \rightarrow B$ adiabatica $\Rightarrow P_A V_A^\gamma = P_B V_B^\gamma \Rightarrow \frac{P_A}{P_B} = \left(\frac{V_B}{V_A} \right)^\gamma = r_C^{-\gamma}$

$$\Rightarrow \frac{T_D}{T_A} = \frac{P_D}{P_A} = \frac{P_D}{P_C} \frac{P_B}{P_A} = r_E^{-\gamma} r_C^{-\gamma}$$

$$\frac{T_C}{T_B} = \frac{V_C}{V_B} \quad \text{essendo } B \rightarrow C \text{ isobara} \quad \frac{V_C}{V_B} = \frac{V_C V_A}{V_A V_B} = r_E^{-1} r_C$$

Quindi $\eta = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{T_A}{T_B} \left(\frac{T_D/T_A - 1}{T_C/T_B - 1} \right) = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{T_A}{T_B} \left(\frac{r_E^{-\gamma} r_C^{-\gamma} - 1}{r_E^{-1} r_C - 1} \right)$

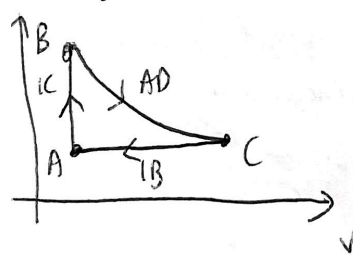
Essendo $A \rightarrow B$ adiabatica $T_A V_A^\gamma = T_B V_B^\gamma \Rightarrow T_A/T_B = \left(\frac{V_B}{V_A} \right)^{\gamma-1} = \left(\frac{1}{r_C} \right)^{\gamma-1} = r_C^{1-\gamma}$

$$\Rightarrow \eta = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{T_A}{T_B} \left(\frac{r_E^{-\gamma} r_C^{-\gamma} - 1}{r_E^{-1} r_C - 1} \right) = 1 - \frac{1}{\gamma} r_C^{1-\gamma} \left(\frac{r_E^{-\gamma} r_C^{-\gamma} - 1}{r_E^{-1} r_C - 1} \right) = 1 - \frac{1}{\gamma} \frac{r_C^{-\gamma} (r_E^{-\gamma} r_C^{-\gamma} - 1)}{r_E^{-1} r_C - 1} = \boxed{1 - \frac{1}{\gamma} \frac{r_E^{-\gamma} r_C^{-\gamma} - 1}{r_E^{-1} r_C - 1}}$$

CVD!!

Ciclo di Lenoir

Alla base del pilsoriatore (combustione in maniera intermittente fornendo sprate a impulsi a differenza di statoreattore fornendo sprate a punto fisso)



$$r = \frac{V_C}{V_A}$$

$$\eta = 1 - \frac{|Q_{out}|}{Q_{in}} = 1 - \frac{|Q_{CA}|}{Q_{AB}} = 1 - \frac{|n C_p (T_A - T_C)|}{n C_v (T_B - T_A)}$$

$$= 1 - \frac{n C_p (T_C - T_A)}{n C_v (T_D - T_A)} = 1 - \gamma \left(\frac{T_C - T_A}{T_D - T_A} \right) = 1 - \gamma \frac{T_A}{T_B} \left(\frac{T_C/T_A - 1}{T_D/T_A - 1} \right) = 1 - \gamma \left(\frac{r-1}{T_B/T_A - 1} \right)$$

$$\text{Ma } \frac{T_B}{T_A} = \frac{P_B}{P_A} \stackrel{P_A=P_C}{=} \frac{P_B}{P_C}$$

Essendo $A \rightarrow C$ adiabatica, $P_B V_B^\gamma = P_C V_C^\gamma \rightarrow \frac{P_B}{P_C} = \left(\frac{V_C}{V_B} \right)^\gamma = \left(\frac{V_C}{V_A} \right)^\gamma = r^\gamma$

$$\Rightarrow \boxed{\eta = 1 - \gamma \left(\frac{r-1}{r^\gamma - 1} \right)}$$

mao efficienza del ciclo Otto a parte di r ($\eta = 1 - r^{1-\gamma}$) !!!

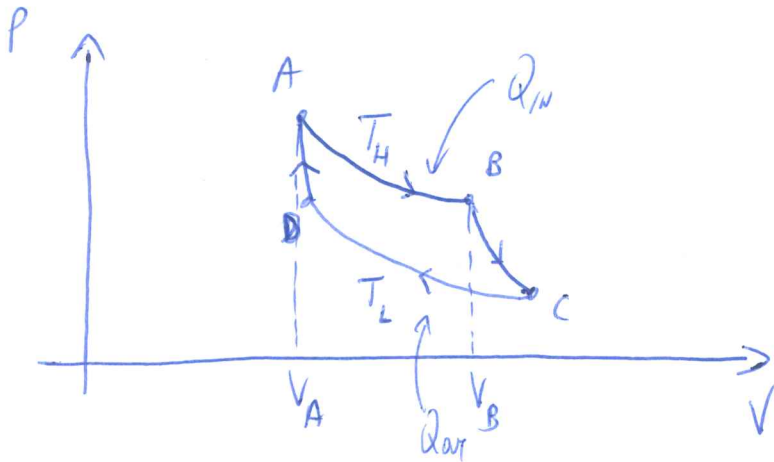
η fissato da:

- "forma" del ciclo
- tipo di gas ideale (mono- o poli-atomico)
- rapporti di compressione

$\left. \begin{array}{l} \text{ma sempre} \\ \leq 1 \\ \text{(in realtà } \ll 1) \end{array} \right\}$

Ciclo di Carnot

IT \rightarrow AD \rightarrow IT \rightarrow AD



Isoterma A \rightarrow B

$\Delta U_{AB} = 0$ $W_{AB} = nRT_H \ln\left(\frac{V_B}{V_A}\right) = nRT_H \ln\left(\frac{P_A}{P_B}\right) > 0$

$Q_{AB} = W_{AB} = nRT_H \ln\left(\frac{V_B}{V_A}\right) > 0 \rightarrow Q_{IN}$ *assorbito*

Adiabatica B \rightarrow C

$Q_{BC} = 0$ $W_{BC} = -\Delta U_{BC} = nC_v(T_H - T_L) > 0$

Isoterma C \rightarrow D

$\Delta U_{CD} = 0$ $W_{CD} = nRT_L \ln\left(\frac{V_D}{V_C}\right) = nRT_L \ln\left(\frac{P_C}{P_D}\right) < 0$

$Q_{CD} = W_{CD} = nRT_L \ln\left(\frac{V_D}{V_C}\right) < 0 \rightarrow Q_{OUT}$

$\eta = 1 - \frac{|Q_{OUT}|}{Q_{IN}} = 1 - \frac{nRT_L \ln\left(\frac{V_C}{V_D}\right)}{nRT_H \ln\left(\frac{V_B}{V_A}\right)}$

ceduto
 $\boxed{1 - \frac{T_L}{T_H}}$

Siccome BC e DA adiabatici,

$\begin{cases} T_H V_B^{\gamma-1} = T_L V_C^{\gamma-1} \\ T_H V_A^{\gamma-1} = T_L V_D^{\gamma-1} \end{cases} \rightarrow \frac{V_B}{V_A} = \frac{V_C}{V_D}$