

Macchine a fluido

Possono essere classificate in base al fluido di lavoro:

- macchine idrauliche se fluido incompressibile
- macchine termiche se fluido comprimibile.

Un'altra distinzione può essere fatta in base al "flusso energetico"

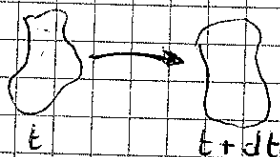
- macchine motrici che producono lavoro
- macchine operatrici: agiscono sul fluido e hanno bisogno di ricevere energia (esempio pompe)

Altra distinzione è in base alla modalità di scambio di lavoro tra parti mobili e fisse in:

- macchine volumetriche (altenerative e rotative)
- macchine dinamiche (assiali e radiali)

Richiami di termodinamica

Un sistema termodinamico è una quantità di spazio di materia che viene studiato nel tempo



Un caso particolare è il sistema chiuso, cioè tutte le particelle del sistema hanno lo stesso stato termodinamico

Un altro tipo di sistema termodinamico riguarda il volume di controllo (le particelle non sono sempre le stesse, ma si ha scambio di materia con l'esterno).



Un caso particolare è il caso stazionario, cioè le condizioni sono costanti nel tempo ($m_1 = m_2$).

I parametri termodinamici sono divisi in parametri esterni ed interni. I parametri esterni sono le coordinate spaziali, non ci interessano particolarmente. I parametri interni si dividono in chimici e fisici. I chimici ci interessano particolarmente sono T , p e ρ (temperatura, pressione e densità).

Equazione di stato dei gas perfetti. Il gas perfetto può essere ideale ($c_p = c_v$) oppure quasi ideale in cui c_p e c_v sono funzione della temperatura. La legge di stato è

$$PV = RT$$

con $P: [N/m^2]$ $V: [m^3/kg]$ $R: [J/kgK]$

$$R = \frac{Q = 2314 [J/molK]}{\mu [kg/mol]}$$

R è la costante di elasticità del gas

per l'aria $\mu = 29 \frac{kg}{mol} \Rightarrow R = 287 \frac{J}{kgK}$

Legge di Evoluzione del gas ideale

Legge politropica: $p v^m = \text{costante}$ $m = \text{costante}$

con tutto il calore fornito al sistema $dQ_{tot} [J/kg]$ finisce in calore utile dQ_e e lavoro di attrito per forze viscosse dL_v

$$dQ_{tot} = dQ_e + dL_v = c dT \quad c: \text{calore specifico è costante}$$

le evoluzioni politropiche più usate sono

Tipo evoluzione	m	c	Equazione
isocora ($v = \text{costante}$)	$\pm \infty$	c_v	$v p^{\frac{1}{m}} = \text{cost}$
isobara ($p = \text{costante}$)	0	c_p	$v^m p = \text{cost}$
isoterma ($T = \text{costante}$)	1	$\pm \infty$	$p v = RT = \text{cost}$
isentropica ($s = \text{costante}$) è adiabatica reversibile ($dQ_e = 0$ $dL_v = 0$)	$k = \frac{c_p}{c_v}$ aria $k = 1,4$	0	$dQ_e + dL_v = c dT$
politropica	cost	cost	

Per l'equazione di Meyer $R = c_p - c_v$ Inoltre $m = \frac{c_p - c}{c_v - c}$

Ne segue che $c = \frac{m - k}{m - 1} c_v$

Diagramma T-S

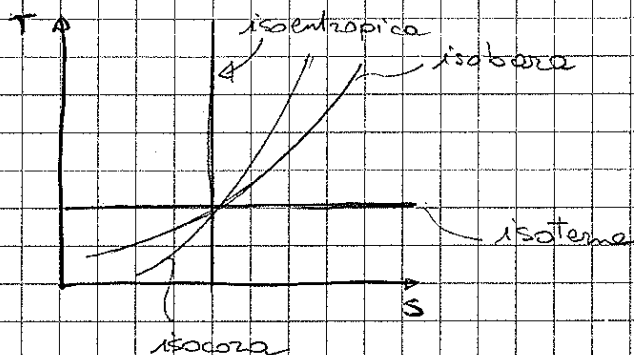
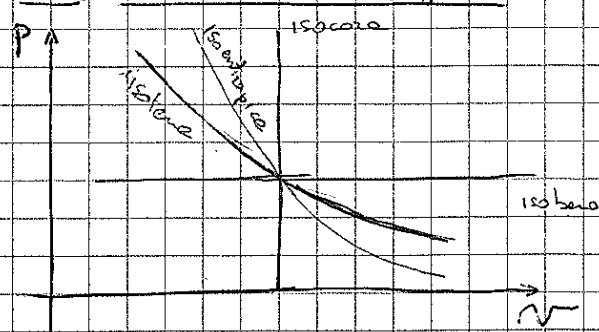


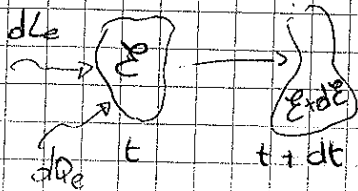
Diagramma P-V (Clapron)



I° principio della termodinamica

(2)

Punto di vista lagrangiano: si riferisce ad una porzione di materia che evolve nel tempo.



$$dQ_e + dle = dE$$

$$dE = \int_M (dU + d\bar{E}_c + d\bar{E}_{gz} + d\bar{E}_{cf} + \dots) dm$$

Ricordiamo che $E_{cf} = -\frac{M^2}{2}$ energia campo gravitazionale energia campo forze centrifugo (a velocità rotazionale intorno ad un asse)

$E_{gz} = gz$ energia campo forze gravitazionale

$\bar{E}_c = \frac{c^2}{2}$ energia cinetica (e velocità)

$U = c_v T$ energia interna

Se il sistema è omogeneo allora

$$dQ_e + d\bar{E}_e = M (dU + d\bar{E}_c + d\bar{E}_{gz} + d\bar{E}_{cf}) \quad [3]$$

$$dq_e + dle = dU + d\bar{E}_c + d\bar{E}_{gz} + d\bar{E}_{cf} + \dots \quad [\frac{3}{M}]$$

Se consideriamo l'intervallo di tempo [1-2]

$$Q_e + L_e = \Delta_{12} (U) + \Delta \bar{E}_c + \Delta \bar{E}_{gz} + \Delta \bar{E}_{cf}$$

Nota: qualunque sia l'evoluzione da 1 a 2 Q_e e L_e cambiano e anche $\Delta_{12} (U)$, mentre $\Delta \bar{E}_c$ e $\Delta \bar{E}_{cf}$ e $\Delta \bar{E}_{gz}$ dipendono solo dalla stato iniziale e da quello finale.

Possiamo quindi scrivere il 1° principio in forma lagrangiana mediante 2 formule:

$$① \quad dq_e + dle = dU + d\bar{E}_c + d\bar{E}_{gz} + d\bar{E}_{cf}$$

$$② \quad dle = -pdv + d\bar{E}_c + d\bar{E}_{gz} + d\bar{E}_{cf} + dL_w$$

se sottraiamo ① - ② otteniamo

$$③ \quad dq_e + dL_w = dU + pdv$$

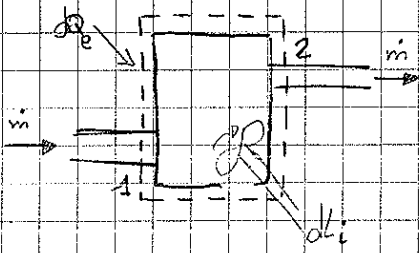
Definiamo entalpia $i = U + pv$ quindi

$$di = du + pdv + vdp$$

Nelle ③ possiamo sostituire e otteniamo

$$dq_e + dL_w = di - vdp$$

Punto di vista euleriano (o forme locali) prende in considerazione una porzione di spazio ben definita



dopo dt avrà una quantità di massa dM_1 entrata e dM_2 uscente. Il caso di dM_1 è verso l'interno, mentre quello di dM_2 è verso l'esterno.

$$dE_e = d\alpha_i + p_1 dV_1 - p_2 dV_2$$

$$dQ_e + dE_e = dU + dE_{c, g, p}$$

$$dM_1 = dM_2 = dM \text{ perché } \dot{m}_1 = \dot{m}_2 = \dot{m}$$

$$dQ_e + dE_e = dM \left[(U_2 - U_1) + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) \right] \text{ supponiamo che il volume sia fermo (} u=0 \text{)}$$

$$dQ_e + d\alpha_i + p_1 dV_1 - p_2 dV_2 = dM \left[(U_2 - U_1) + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) \right]$$

$$dQ_e + d\alpha_i = dM \left[\underbrace{(U_2 - U_1) - (p_2 v_2 - p_1 v_1)}_{i_2 - i_1} + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) \right]$$

$$dQ_e + d\alpha_i = i_2 - i_1 + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1)$$

Si può infatti ricavare il principio in queste forme

$$\textcircled{1} \quad dQ_e + d\alpha_i = i_2 - i_1 + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1)$$

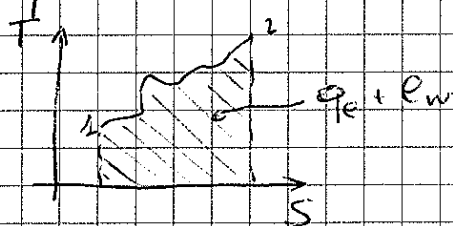
$$\textcircled{2} \quad Li = \int_1^2 v dp + \Delta E_{c, g, p} + l w$$

sottraendo $\textcircled{2}$ e $\textcircled{1}$ si ottiene

$$Q_e + l w = \Delta i - \int_1^2 v dp$$

II principio della termodinamica

$$dQ_e + dL_w = T dS$$



$$dQ_e + dL_w = dU + p dv = T ds$$

$$ds = \frac{dU + p dv}{T} =$$

perché $dU = c_v dT$ e $p v = RT$ otteniamo che

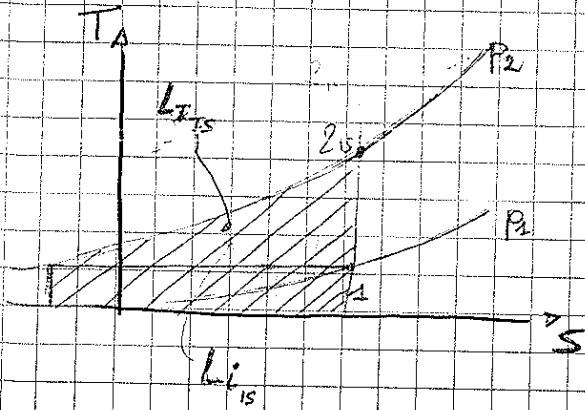
$$ds = c_v \frac{dT}{T} + R \frac{dv}{v} \quad \text{quindi}$$

(3)

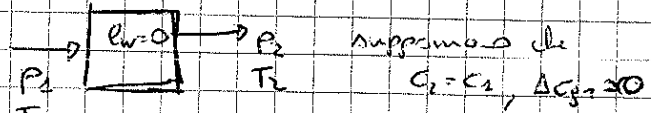
$$\Delta S = S_2 - S_1 = \int_1^2 c_v \frac{dT}{T} + \int_1^2 R \frac{dv}{v} =$$

$$= c_v \ln\left(\frac{T_2}{T_1}\right) + R \ln\left(\frac{v_2}{v_1}\right)$$

Turbocompressore



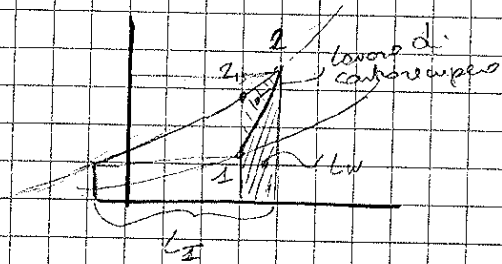
Caso ideale $q_e = 0$ $e_i = 0$



$$q_e + e_i = \Delta i = c_p (T_2 - T_1)$$

$$L_{i_{1s}} = c_p \left[T_1 \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right]$$

$$\frac{dq_e}{dt} + \frac{dL_w}{dt} = T ds \quad \text{se } L_w \geq 0 \text{ allora } ds > 0$$



$$q_e + e_i = c_p (T_2 - T_1)$$

$$= c_p \left[T_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right] \right] = L_{i_{1s}} + L_w + L_{CR}$$

Carica di calore recuperato

$$q_e + L_w = c_p (T_2 - T_1)$$

$$\uparrow \frac{m \cdot \kappa}{c_v (m-1)}$$

$$L_i = \int_1^2 v dp + L_w$$

$$\eta = \frac{P_1^{\frac{1}{m}} v_1}{P_2^{\frac{1}{m}}}$$

$$\frac{m}{m-1} R T_1 \left[\left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right]$$

Metodi per fornire l'irreversibilita': posso fornire m, c, o altri rendimenti:

$$\eta_e \stackrel{\Delta}{=} \frac{L_{i_s}}{L_I} = \frac{c_p T_1 \left(\beta^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right)}{c_p T_1 \left(\beta^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right)}$$

rendimento iso entropico

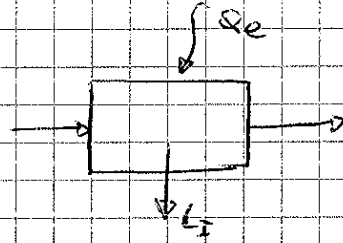
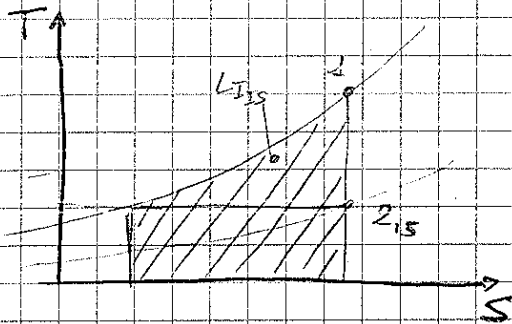
$$\eta_{Lyc} \stackrel{\Delta}{=} \frac{L_I - L_w}{L_I}$$

rendimento idraulico

$$\eta_{gc} = \frac{\frac{m}{m-1} R T_1 (P_2^{\frac{m-1}{m}} - 1)}{c_p T_1 (P_2^{\frac{m-1}{m}} - 1)} = \frac{\frac{m}{m-1}}{\frac{k}{k-1}}$$

$$R = \frac{c_p - c_v}{\text{mol}} \quad k = c_p / c_v \Rightarrow c_p = \frac{k}{k-1} R$$

Turboespansore (turbina)

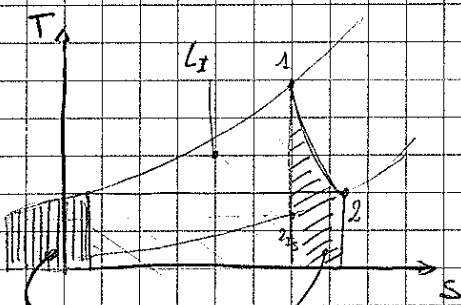


$$q_e - L_I = c_p (T_2 - T_1)$$

caso isentropico

$$L_{I,ss} = c_p (T_{2,ss} - T_1) = c_p T_1 \left[1 - \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right]$$

caso irreversibile $L_W > 0$



$$L_I = c_p T_1 \left[1 - \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} \right]$$

L'area di $L_{I,ss}$ è l'area di recupero (L_R)

Questo trapezino è uguale a quello sotto 2-2s

$$L_I = L_{I,ss} - L_W + L_R$$

$$\eta_T = \frac{L_I}{L_{I,ss}} \quad \text{rendimento isentropico turbina}$$

$$\eta_{gr} = \frac{L_I}{L_I + L_W} = \frac{\frac{k}{k-1}}{\frac{m}{m-1}}$$