



Corso Luigi Einaudi, 55 - Torino

Appunti universitari

Tesi di laurea

Cartoleria e cancelleria

Stampa file e fotocopie

Print on demand

Rilegature

NUMERO: 1539A -

ANNO: 2015

A P P U N T I

STUDENTE: Meli

MATERIA: Fondamenti di Macchine + Eserc. Prof.Poggio

Il presente lavoro nasce dall'impegno dell'autore ed è distribuito in accordo con il Centro Appunti.

Tutti i diritti sono riservati. È vietata qualsiasi riproduzione, copia totale o parziale, dei contenuti inseriti nel presente volume, ivi inclusa la memorizzazione, rielaborazione, diffusione o distribuzione dei contenuti stessi mediante qualunque supporto magnetico o cartaceo, piattaforma tecnologica o rete telematica, senza previa autorizzazione scritta dell'autore.

**ATTENZIONE: QUESTI APPUNTI SONO FATTI DA STUDENTIE NON SONO STATI VISIONATI DAL DOCENTE.
IL NOME DEL PROFESSORE, SERVE SOLO PER IDENTIFICARE IL CORSO.**

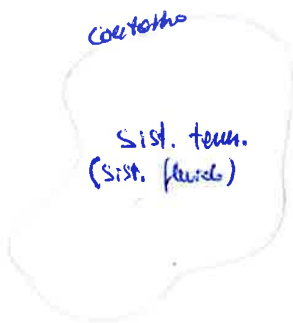
FONDAMENTI DI MACCHINE

ESAME! 2 domande aperte su 40' + ...
 densità ... nulla
 ...
 ...
 ...

RICHIAMI DI TERMODINAMICA

LEZIONE 29/09

Sistemi termodinamici



per descrivere lo stato di un sistema ho bisogno di due parametri di stato:

- ESTERNI
 - Coord. spaz. e cinem.

- INTERNI
 - chimici (quando ho delle reazioni interne)
 - ho vari punti usci delle reazioni incomplete
 - fisici (T, P)
 - ↳ stati normali
 - ↳ stati tangenziali (lavoro d'attrito)

Hp: fluido continuo, isotropo, omogeneo.

LEGGI DI CONSERVAZIONE

- MASSA
- QUANTITÀ DI MOTO (e momento)
- ENERGIA → 1° principio termod. (conserv. energia)

↳ legge di evoluzione dell'energia → 2° principio termod. (entropia)

EQ. DI STATO dipendono dal tipo di fluido di interesse

• per i vapori: equazione di MELIER

• gas perfetti: $p v = R T$ $[Pa] [m^3/kg] = [J/kgK] [K]$

$$R = \frac{R}{\mu} \left(\frac{8314 J}{kmol K} \right)$$

$$c_p - c_v = R$$

$$k = c_p / c_v$$

$$Q_e + L_e = \Delta U^* + \Delta E_{c,f,cf}$$

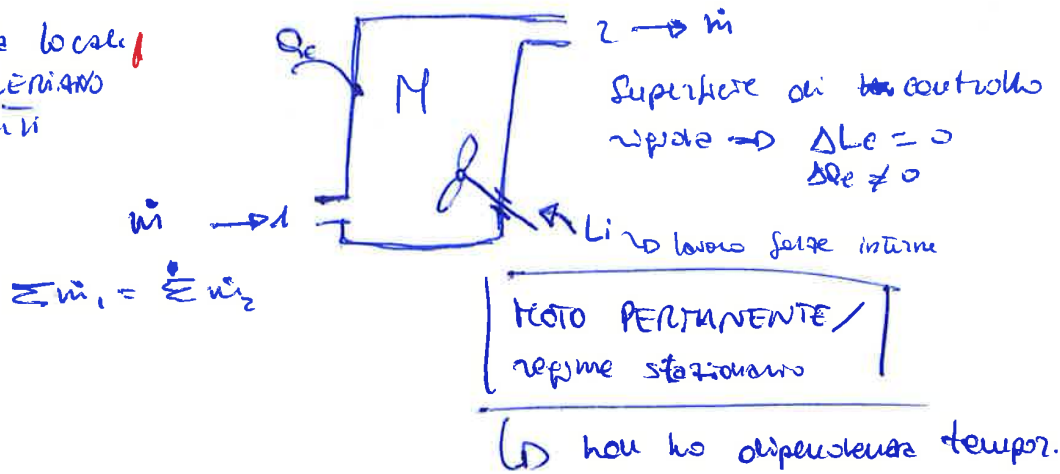
\downarrow $\Delta U + \Delta U_{ch}$
 eneg. interna eneg. chimica (se il sistema non è reattivo vale zero)

$$L_e = - \int_1^2 p dv + L_w + \Delta E_{c,f,cf}$$

\downarrow lavoro delle resistenze passive

$$\Rightarrow Q_c = \Delta U^* + \int_1^2 p dv - L_w$$

• punto di vista locale
 approccio EULERIANO
 sistemi aperti



~~XXXXXXXXXXXX~~

2 LEZIONE 30/09

1° principio, sistemi aperti:

$$Q_e + L_i = \Delta E_{c,f,cf} + \Delta i^*$$

$\hookrightarrow \Delta i + (\Delta i_{ch} = \Delta u_{ch})$

$$L_i = \int_1^2 v dp + L_w + \Delta E_{c,f,cf}$$

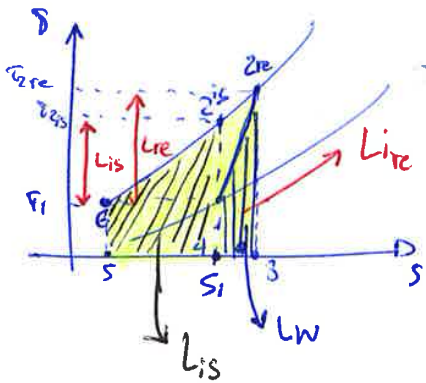
$$Q_e = \Delta i^* - \int_1^2 v dp - L_w$$

Spesso parleremo di calori, lavori scambiati, energie etc... per
 unità di massa.

03/10 3 LEZIONI

$$\Rightarrow Li = \Delta i |_1^2 \Rightarrow Li = Cp(T_2 - T_1)$$

$$Q_e + Lw = \int_1^2 T ds \Rightarrow Lw = \int_1^2 T ds$$



$$Li = \int_1^2 v dp + Lw + \Delta EC_{1-2}$$

$$\Rightarrow Li - Lw = \int_1^2 v dp$$

Hp: il gas segue una politropica $\Rightarrow p v^m = \text{cost}$

$$\Rightarrow \int_1^2 v dp = \frac{m}{m-1} p_1 v_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right]$$

compress. ideali ($m=k$)

$$L_{is} = Cp(T_{2s} - T_1) \quad 1 \rightarrow 2s$$

compress. reale

$$L_{re} = Cp(T_{2re} - T_1) \quad 1 \rightarrow 2re$$

$$\Delta i |_6^{2s} = \Delta i |_1^{2s}$$

$$\Delta i |_6^{2re} = \Delta i |_1^{2re}$$

$$Q_e |_6^{2s} = \int_6^{2s} T ds$$

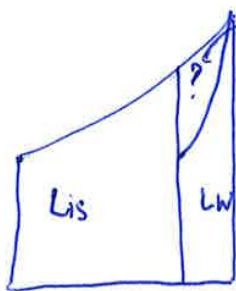
$$Q_e |_6^{2re} = \int_6^{2re} T ds$$

$$L_{re} = \Delta i |_1^{2re} = \Delta i |_6^{2re} = Q_e |_6^{2re} = \int_6^{2re} T ds \Rightarrow \text{Area [s 6 2re 3]}$$

$$L_{is} = \Delta i |_1^{2s} = \Delta i |_6^{2s} = Q_e |_6^{2s} = \int_6^{2s} T ds \quad \text{Area [s 6 2s 4]}$$

$$L_{re} - L_{is} = \text{AREA [4 2s 2re 3]}$$

$$Q_e + Lw = \int_1^2 T ds$$

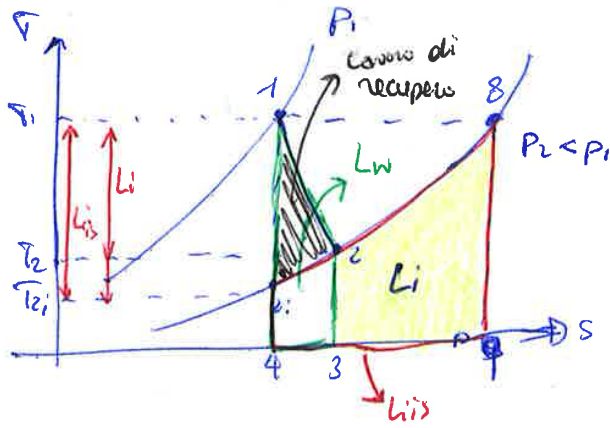


Lre

Area di controrecupero.

ne devo tenere conto quando il fluido in questione non è incompressibile (tipo aria o altri gas)

LAVORO DI RECUPERO



$$L_{is} = c_p (T_{2s} - T_1) \quad \text{AREA [42589]}$$

$$L_i = c_p (T_2 - T_1) \quad \text{AREA [3289]}$$

$$\eta_{Lis} = \frac{L_i}{L_{is}}$$

$$L_w = \int_1^2 T ds$$

$$L_{is} - L_i < L_w$$

$$L_{is} - L_i = L_w - L_R$$

$$\eta_{Lis} = \left(\frac{k}{k-1} \right) / \left(\frac{m}{m-1} \right) \Rightarrow \frac{m-1}{m} = \eta_{Lis} \frac{k-1}{k} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow L_i = c_p T_1 \left[1 - \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\eta_{Lis} \frac{k-1}{k}} \right]$$

$$\beta_t = P_2 / P_1$$

06/10

1° ESERCITAZIONE

4)

$$c_p = 1004,5 \text{ J/kgK}$$

$$k = 1,4$$

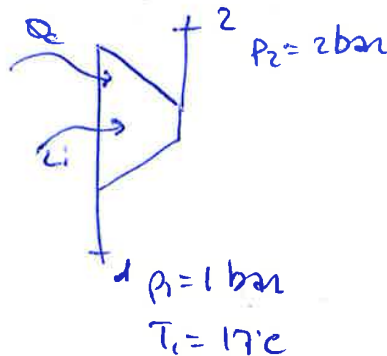
$$P_1 = 1 \text{ bar}$$

$$T_1 = 17^\circ \text{C}$$

$$P_2 = 2 \text{ bar}$$

$$\Delta E_c = 0$$

$$\left. \begin{array}{l} L_i = ? \\ Q_e = ? \\ L_e = ? \end{array} \right\} \begin{array}{l} \text{per le} \\ \text{trasm.} \\ \text{elevate} \end{array}$$



$$Q_e + L_i = \Delta i = c_p (T_2 - T_1)$$

a) adiabatica reversibile } Lcr ?

b) adiabatica irre con attriti } Lcr = 1,55 } Lcr ?

c) refrigerazione senza attriti } m = 1,28

d) raffredd. isoterma senza attriti

e) raffredd. isoterma con attriti } Lw = 15,9 kJ/kg

$$\begin{array}{l} a) Q_e = 0 \Rightarrow L_i = c_p (T_2 - T_1) \\ L_w = 0 \Rightarrow \end{array}$$

d) raffreddamento isoterma senza attriti

$Q_e < 0$ $T_2 = T_1$ $L_w = 0$

$$L_i = \int_1^{2d} v dp \quad v = \frac{RT}{p} \Rightarrow L_i = RT_1 \int_1^{2d} \frac{dp}{p} = RT_1 \ln\left(\frac{P_2}{P_1}\right) = 57.7 \text{ kJ/kg}$$

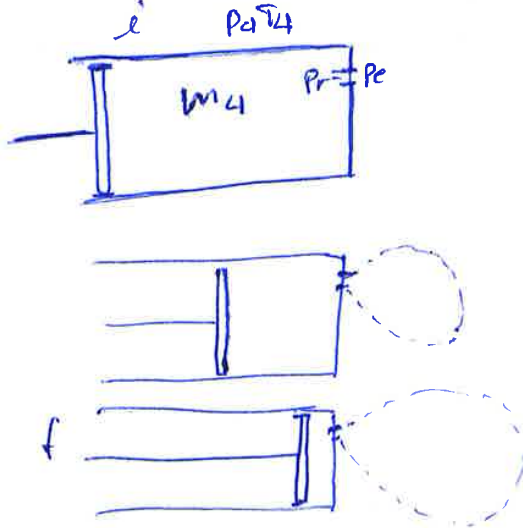
$$Q_e - L_i = \Delta i \Rightarrow Q_e = -57.7 \text{ kJ/kg}$$

e) raffreddamento isoterma con attriti ($L_w = 15.9 \text{ kJ/kg}$)

$$L_{ie} = \int_1^{2e} v dp + L_w \Rightarrow 73.9 \text{ kJ/kg} \Rightarrow Q_{ee} = -73.9 \text{ kJ/kg}$$

Il compressore isoterma è quasi impossibile dal punto di vista pratico

- 5) $P_1 = 400 \text{ kPa}$
- $T_1 = 1500 \text{ K}$
- $P_2 = 110 \text{ kPa}$
- $Q_e = 0$ (Hp: adiab)
- Hp: $k=1.4$
- Hp: $L_w \approx 0$



$$Q_e + L_e = \Delta U + \Delta E_c + \Delta E_p + \Delta E_{cf} \text{ [kJ]} \text{ val anche quando l'aria esce fuori}$$

$$\Delta U = c_v(T_f - T_1) m$$

$$L_e = L_{est} + L_{int}$$

$$L_e = P_2 V_f - P_1 V_1 = \Delta U$$

$$V_1 = \frac{m R T_1}{P_1} \quad V_f = \frac{m R T_f}{P_2}$$

$$L_e = \int_{int}^f p dV - L_w - \Delta E_{cf} = P_2 \Delta V$$

$$L_{est} = \int_1^f p dV = P_2 (V_f - 0)$$

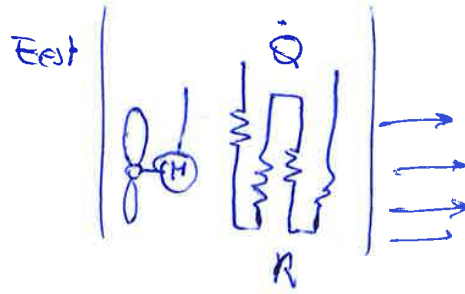
$$c_v(T_f - T_1) m = P_2 \frac{m R T_f}{P_2} - P_1 \frac{m R T_1}{P_1}$$

$$c_v(T_f - T_1) = R(T_f - T_1)$$

ES 3

B.
 $P_e = 1 \text{ bar}$
 $T_e = 5^\circ\text{C}$
 $\dot{V} = 15 \text{ m}^3/\text{s}$
 $v_e \approx 0 \text{ m/s}$

A:
 $P_A = P_e$
 $T_A = 35^\circ\text{C}$
 $v_A \approx 0$



$P_{in} = 3.7 \text{ kW}$
 $\eta_{mecc} = 0.97$
 $\dot{Q}_R = ?$
 $\dot{V}_{int} = ?$

$$\int_A \dot{Q}_{er} + \dot{L}i_v = \Delta i + \Delta \bar{E}_c + \Delta \bar{E}_p + \Delta \bar{E}_f$$

$P_o = \frac{P_e}{\eta_{me}} = 3.74 \text{ kW}$ $P_i \eta_{mecc}$

$P_o = \dot{m}_{aria} L_i = \rho \dot{V} L_i$

$\dot{m} = \rho \dot{V}_e = \rho \dot{V}_A$ $\rho = \frac{P_e}{R T_e} = 1.253 \text{ kg/m}^3 \rightarrow \dot{m}_{aria} = 1.88 \text{ kg/s}$

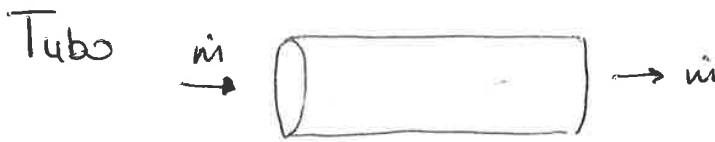
$\Rightarrow L_i = 1.91 \text{ kJ/kg} \Rightarrow \dot{Q}_{er} = c_p (T_A - T_e) - L_i = 28.2 \text{ kJ/kg}$

$\dot{Q}_R = \dot{m}_{aria} \dot{Q}_{er} = 1.88 \cdot 28.2 = 53.1 \text{ kW}$

07/10 4 LEZIONE

FLUSSO DI AERIFORMI NEI CONDOTTI

UGELLI e DIFFUSORI



$0 = \Delta i + \Delta \bar{E}_c$

- Se sono ugelli con isolanti $\Rightarrow \dot{Q}_e = 0$
- Non scambia lavoro $\Rightarrow \dot{L}i = 0$
- Non ci sono campi centrif. $\Delta \bar{E}_f = 0$
- Se ho aeriformi $\Rightarrow \Delta \bar{E}_p = 0$

Se ho un il caso d'un tubo $\Delta i = 0$
 $\Delta \bar{E}_c = 0$

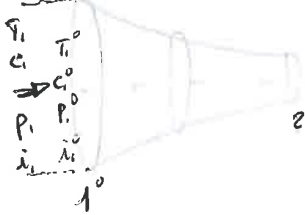
Ciò non vale per ugelli e diffusori

Gli ugelli vengono utilizzati per incrementare $\Delta \bar{E}_c$, avendo una elevata entalpia

Dualmente il diffusore incrementa l'entalpia di un fluido con alta E_c

UGELLI (Effusori) e Diffusori

• UGELLI



questo isentropico in ingresso
 $c^0 = 0 \rightarrow T_1^0, p_1^0, i_1^0$

Hp: - flusso unidimensionale
 - flusso stazionario

$$0 = \Delta i + \Delta E_c = \Delta i^0 = (i_2 - i_1^0) + \left(\frac{c_2^2}{2} - \frac{c_1^2}{2} \right) \Rightarrow$$

$$\Rightarrow c_2 = \sqrt{2(i_1^0 - i_2)} = c_2 = \sqrt{2c_p(T_1^0 - T_2)}$$

espansione: isentropica ($LW = 0$) $\rightarrow \frac{T_2}{T_1^0} = \left(\frac{p_2}{p_1^0} \right)^{\frac{k-1}{k}} \Rightarrow$

$$\Rightarrow c_2 = \sqrt{2c_p T_1^0 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1^0} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right]} = c_2 = \sqrt{2 \frac{k}{k-1} p_1^0 v_1^0 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1^0} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right]}$$

$c_p = \frac{k}{k-1} R$

$c_p T_1^0 = \frac{k}{k-1} R T_1^0 = \frac{k}{k-1} p_1^0 v_1^0$

FORMA DELL'EFFUSORE

$\dot{m} = \rho c A \rightarrow A = \frac{\dot{m}}{\rho c}$
 cost

se ho espansione $\rho \downarrow \rightarrow c \uparrow$

$\dot{m} = \text{cost} \Rightarrow d\dot{m} = 0$

$d\dot{m} = \rho c dA + \rho A dc + A c d\rho = 0 =$

$= \underbrace{\rho c A}_{\text{cost} = \dot{m}} \left[\frac{dA}{A} + \frac{dc}{c} + \frac{d\rho}{\rho} \right] = 0 \Rightarrow$

$\Rightarrow \frac{dA}{A} + \frac{dc}{c} + \frac{d\rho}{\rho} = 0$

Conservazione di massa stazionaria in un condotto

$\Rightarrow \frac{\rho}{A} \left(\frac{dA}{dp} \right) = \frac{1}{c^2} - \frac{1}{c_s^2} \leftarrow \sqrt{kRT}$

ρ e c legati a dp
 il tutto dipende da $c \geq c_s$

	SUBSONICO $C < c_s$ $Ma < 1$	Supersonico $C > c_s$ $Ma > 1$	
ugello	$dA < 0$ ∇	$dA > 0$ ∇	ugello $dp < 0$
diffusore	$dA > 0$ ∇	$dA < 0$ ∇	diffusore $dp > 0$

nel caso di 1 effusore, procedendo lungo il condotto, il fluido si espande $\Rightarrow c \uparrow \rho \downarrow$
 se $Ma < 1$ ρdc prevale su $\rho d\rho \Rightarrow \rho c$ aumenta $\Rightarrow dA < 0$
 se $Ma > 1$ $d\rho$ prevale su $dc \uparrow \Rightarrow \rho c$ diminuisce $\Rightarrow dA > 0$

Considerazioni analoghe per il diffusore

CRITICITÀ DEL UGELLO (ugello e critico) Successo di quanto è diminuito $P_u \Rightarrow$ aumenta $C_u \rightarrow C_s \Rightarrow$ la velocità del segnale ~~è~~ opera più gli della portata: l'ugello si comporta come all'ultimo processo

Se $C_u = C_s \rightarrow C_u = \sqrt{2c_p(T_p - T_u)} = \sqrt{kT_u R} \Rightarrow \sqrt{2 \frac{R}{k-1} (T_p - T_u)} = \sqrt{kRT}$
 $C_p = R \frac{k}{k-1}$

$\Rightarrow 2T_p - 2T_u = (k-1)T_u \Rightarrow 2T_p = (k-1+2)T_u \Rightarrow 2T_p = T_u(k+1)$

$\Rightarrow \frac{T_u}{T_p} = \frac{2}{k+1} \iff$ Se $C_u = C_s$

Temp. critica

ricordando che comunque ho un espansione isocinetica \Rightarrow

$\Rightarrow \frac{P_{u,cr}}{P_0} = \left(\frac{T_{u,cr}}{T_0}\right)^{\frac{k}{k-1}} \Rightarrow \frac{P_{u,cr}}{P_0} = \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k}{k-1}}$

passare critica quando $C_u = C_s$

$\rho_{u,cr} = \frac{P_{u,cr}}{RT_{u,cr}}$

scendendo ulteriormente P_u , $P_u = P_{u,cr}$ e in uza

H₂O: $\mu_{12} \Rightarrow k=1.4 \Rightarrow \frac{P_{u,cr}}{P_0} = \left(\frac{2}{2.4}\right)^{\frac{1.4}{0.4}} = \boxed{0.528}$ rapporto critico d'espansione

elso $\Rightarrow k=1.66 \Rightarrow \frac{P_{u,cr}}{P_0} = 0.488$

vapori $\Rightarrow k=1.13 \Rightarrow \frac{P_{u,cr}}{P_0} = 0.578$

$\pm 0.5 = \frac{P_{u,cr}}{P_0}$

$\dot{m}_{cr} = A_u \rho_{u,cr} C_{u,cr}$

$C_{u,cr} = \sqrt{kRT_{u,cr}} = \sqrt{kRT_0 \frac{2}{k+1}} \Rightarrow \sqrt{kP_0 v_0} \sqrt{\frac{2}{k+1}}$

Se gas perfetto $RT_0 = P_0 v_0$

$\rho_{u,cr} = \frac{P_{u,cr}}{RT_{u,cr}} = \frac{P_0}{R T_0} = \frac{P_0}{P_0 v_0} = \frac{1}{v_0} = \frac{1}{\frac{2}{k+1}}$

$\dot{m}_{cr} = A_u \frac{P_0}{P_0 v_0} \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k}{k-1}} \sqrt{k P_0 v_0} \sqrt{\frac{2}{k+1}} \Rightarrow \dot{m}_{cr} = A_u \frac{P_0}{P_0 v_0} \sqrt{k \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k+1}{k-1}}}$

$\dot{m}_{cr} = A_u \frac{P_0}{P_0 v_0} f(k)$ si dipende da $\begin{cases} \rightarrow$ geometria \rightarrow convergenza a nauti \rightarrow sostanza in presenza

Se γ In condizioni di funzionamento a regime ($C_u = C_s$).

$$c_p T_1 + \frac{C^2}{2} = c_p T_0 + \frac{C_0^2}{2} \Rightarrow c_p T_0 = c_p T_1 + \frac{C_0^2}{2} = 299.5 \text{ K}$$

$$P_0 = P_1 \left(\frac{T_0}{T_1} \right)^{\frac{k}{k-1}} = 8.1 \text{ bar} \rightarrow \rho_0 = \frac{P_0}{R T_0} = 1.3 \text{ kg/m}^3$$

$$\frac{P_{cr}}{P_0} = \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}} = 0.487 \rightarrow P_{cr} = 3.94 \text{ bar} \text{ ho unto all'uscita } 3.94 \rightarrow 2 \text{ bar}$$

$$\dot{m}_{cr} = A_u \rho_{cr} C_{cr} \rightarrow 12.57 \text{ cm}^2$$

$$T_u = T_0 \frac{2}{k+1} = -18.5 \text{ C} \rightarrow C_{cr} = \sqrt{k R T_{u,cr}} = 382 \text{ m/s}$$

$$C_{u,cr} = \sqrt{k R T_{u,cr}} = 382 \text{ m/s}$$

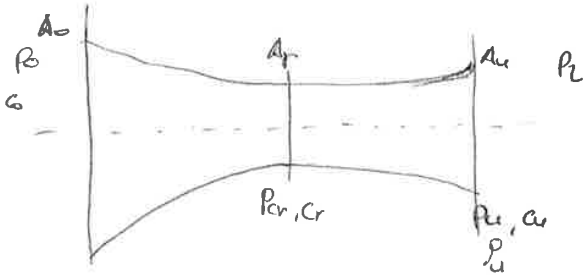
$$\rho_{u,cr} = \frac{P_{cr}}{R T_{cr}} = 0.84 \text{ kg/m}^3 \Rightarrow \dot{m}_{u,cr} = A_u \rho_{cr} C_{cr} = 0.936 \text{ kg/s}$$

$$\frac{\dot{m}'}{\dot{m}} = \frac{P_0'}{P_0}$$

$$\dot{m}' = 0.7 \dot{m} \Rightarrow P_0' = 5.6 \text{ bar}$$

$$0.655 \text{ kg/s} \rightarrow$$

3)



$P_{cr} = 1 \text{ bar}$
 $P_2 = 0.1 \text{ bar}$
 $c_r = 400 \text{ m/s}$
 $\dot{m}_u = ?$
 $C_u = ?$
 $A_u = ?$

Hp: Condizioni di progetto con pressione di adattamento espansione isentropica

$$\dot{m}_r = A_r C_r \rho_r = 3.5 \text{ kg/s}$$

$$T_r = \frac{C_r^2}{R k} = 125 \text{ C}$$

$$\rho_r = \frac{P_r}{R T_r} = 0.875 \text{ kg/m}^3$$

$$T_1 = \frac{T_r}{\left(\frac{2}{k+1} \right)} = 209.7 \text{ C}$$

$$P_1 = \frac{P_r}{\left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}}} = 1.89 \text{ bar}$$

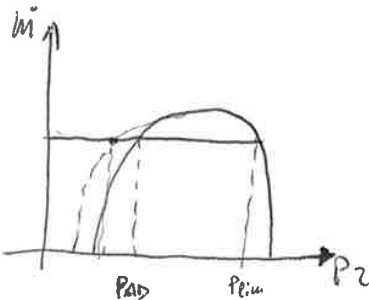
$$\rho_1 = \frac{P_1}{R T_1} = 1.38 \text{ kg/m}^3$$

$$\rho_e = \rho_1 \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{1}{k}} = 0.168 \text{ kg/m}^3$$

$$\dot{m}_u = A_u \cdot \rho_0 \sqrt{\frac{2k}{k-1} \left[\left(\frac{P_2}{P_0} \right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{P_2}{P_0} \right)^{\frac{k+1}{k}} \right]}$$

$$\Rightarrow A_u = 280.5 \text{ cm}^2 \rightarrow C_u = \frac{\dot{m}_u}{A_u \rho_u} = 738 \text{ m/s}$$

$P_2 = ?$ $C_e = ?$ Condizioni limite (approssimazione ellittica, che va bene per la pressione limite, ma meno per gli altri adatti)



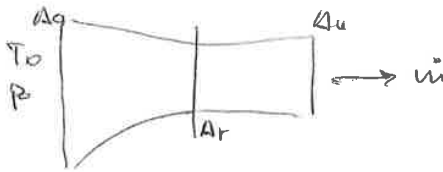
$$\left(\frac{\dot{m}_r A_r}{\dot{m}_u A_u} \right)^2 + \left(\frac{P_2 - P_r}{P_0 - P_r} \right)^2 = 1 \quad P_u = x \rightarrow \begin{cases} 1.83 \text{ bar limite} \\ 0.166 \text{ bar reale} \end{cases}$$

$$\rho_{u,lim} = \rho_1 \left(\frac{P_0}{P_{lim}} \right)^{\frac{1}{k}} = 1.35 \text{ kg/m}^3 \rightarrow C_u = \frac{\dot{m}_{cr}}{A_u \rho_{lim}} = 92.5 \text{ m/s}$$

5)

$\dot{m} = 10 \text{ kg/s}$
 $P_0 = 10 \text{ bar}$
 $T_0 = 300^\circ\text{C}$
 $C_0 = 0$
 $P_u = 1 \text{ bar}$

$k = 1.4$
 $R = 259 \text{ J/kgK}$
 $V_0 = 0.1583 \text{ m}^3/\text{kg}$
 $\rho_0 = 6.7 \text{ kg/m}^3$
 $C_p = 909 \text{ J/kgK}$



$$\dot{m} = A_u \frac{P_u}{\sqrt{P_u}} \left[2 \frac{k}{k-1} \left(\frac{P_0}{P_u} \right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{P_0}{P_u} \right)^{\frac{k+1}{k}} \right]^{-1/2}$$

$2.0572 = 2.0$

$\Rightarrow A_u = 3.24 \cdot 10^{-1} \text{ m}^2$

Ugello adattato \Rightarrow dovrebbe essere converg. diverg. ma nel caso fosse sempl. conv. sarebbe in condiz. critiche

$A_T = ?$
 $A_u = ?$
 $A_0 = ?$
 $T_u = ?$
 $C_u = ?$

$\frac{P_{cr}}{P_0} = \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}} = 5.28 \text{ bar} \Rightarrow$ conv. div.

$T_{cr} = T_0 \frac{2}{k+1} = 205^\circ\text{C}$

$C_{cr} = \sqrt{k P_{cr} V_{cr}} = \sqrt{k R T_{cr}} = 417 \text{ m/s}$

$\rho_{cr} = \frac{P_{cr}}{R T_{cr}} = 4.26 \text{ kg/m}^3$

$C_u = \sqrt{2 C_p (T_0 - T_u)} = 708.9 \text{ m/s}$

$T_u = T_0 \left(\frac{P_u}{P_0} \right)^{\frac{k-1}{k}} = 23.7^\circ\text{C}$

$A_T = \frac{\dot{m}}{\rho_{cr} C_{cr}} = 56.4 \text{ cm}^2$

$A_u = \frac{\dot{m}}{\rho_u C_u}$

$\rho_u = \frac{P_u}{R T_u} = 1.297 \text{ kg/m}^3$

6)

Ugello adiab. Condizioni di adiab. dato.
 $P = 7 \text{ bar}$
 $T_0 = 500^\circ\text{C}$
 $C_0 = 100 \text{ m/s}$
 $A_u = 2 \text{ cm}^2$
 $P_u = 2 \text{ bar}$
 $T_u = 300^\circ\text{C}$
 $L_w = ?$
 $\dot{m} = ?$
 $C_u = ?$

$k = 1.4$
 $R = 297 \text{ J/kgK}$
 $V_0 = 0.378 \text{ m}^3/\text{kg}$
 $C_p = 1039.5 \text{ J/kgK}$

$$\dot{m} = A_u \frac{P_0}{\sqrt{P_0 V_0}} \left[2 \frac{k}{k-1} \left[\left(\frac{P_1}{P_0} \right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{P_u}{P_0} \right)^{\frac{k+1}{k}} \right] \right]^{-1/2}$$

$0.160 - 0.081$

$= 0.173 \text{ kg/s}$

$0 = \Delta i + \Delta E_c \Rightarrow C_p (T_u - T_0) + \frac{C_u^2 - C_0^2}{2} \Rightarrow C_u = \sqrt{2 C_p (T_0 - T_u)}$
 $= 652 \text{ m/s}$

$\rho_u = 1.17 \quad A \dot{m} = \rho_u A_u C_u = 0.153 \text{ kg/s}$

$\frac{T_u}{T_0} = \left(\frac{P_u}{P_0} \right)^{\frac{k-1}{k}}$

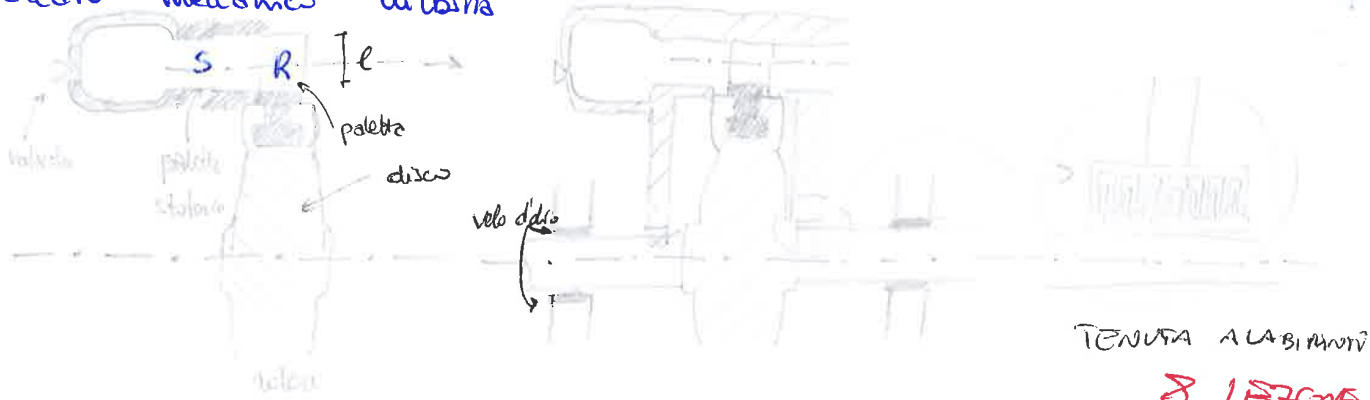
preli adiabatica non isocinetica

$\Rightarrow w = 1.314$

$c = \frac{C_p}{k} \frac{w-k}{w-1} = -203 \text{ J/kgK}$

$0 \neq L_w = c (T_u - T_0) \Rightarrow L_w = 40,696 \text{ kJ/kg}$

Spaccato meccanico Turbina



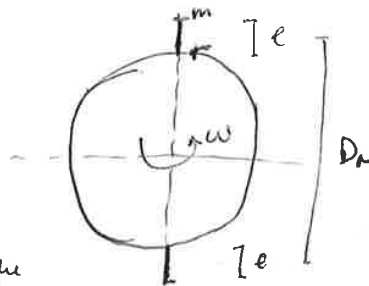
8 LETTURA

primo di far girare la turbina, l'ambiente avviene facendo portarsi in presenza i veli d'olio per ~~scoprire~~ tendere protetti e i cuscinetti; posto a v_n l'albero e poi posso ottenere la turbina. Per isolare la carcassa, utilizzo la tenuta a LABIRINTO

Hp di funzionamento:
flusso unidimensionale

RESTRIZIONI:

a) ALTEZZA delle palette $\frac{l}{D_H} \ll 1$



$$\omega r \approx \omega(r + \frac{l}{2})$$

b) Spessori palette trascurabili: in caso contrario può succedere che più il fluido arriva, se tende a deviare che non riesce a passare, restando il flusso unidimensionale

c) num. di palette suff. alto da considerare la lunghezza del canale di passaggio $\approx \text{cost}$

parametri costruttivi

$t = \text{passo}$ $G = b/t = \text{solidità}$ sezione di palette

$b = \text{corda}$

d_1, α_1 angoli di attacco e fuga del profilo

$\theta = \alpha_1 - \alpha_2$ angolo di incurvamento del profilo

parametri cinematici

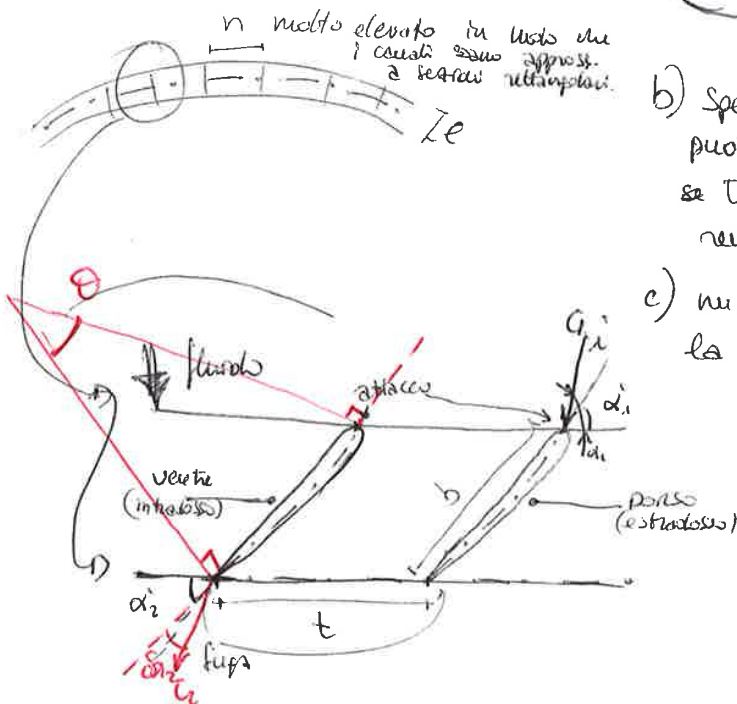
c_1, c_2 velocità del fluido in ingresso ed uscita

α_1, α_2 di ingresso ed uscita

$i = \alpha_1 - \alpha_1'$ angolo di incidenza

$\delta \alpha_1 = \alpha_2 - \alpha_1'$ angolo di deviazione

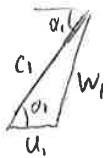
$\epsilon = \alpha_1 - \alpha_2$ angolo di deflessione della vena fluida nella paletteatura



$$P_i = C \omega = \dot{m} \omega (C_{u1} r_1 - C_{u2} r_2) = \dot{m} (C_{u1} u_1 - C_{u2} u_2)$$

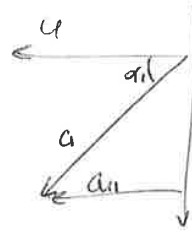
↳ potenza che arriva all'albero

$$L_i = \frac{P}{\dot{m}} = \boxed{C_{u1} u_1 - C_{u2} u_2} \quad [J/kg]$$



$$w_1^2 = C^2 + u_1^2 - 2u_1 C \cos \alpha_1$$

$$w_2^2 = C^2 + u_2^2 - 2u_2 C \cos \alpha_2$$



$$C_{u1} = C \cos \alpha_1$$

$$C_{u2} = C \cos \alpha_2$$

$$\Rightarrow C_{u1} u_1 = u_1 C \cos \alpha_1 = \frac{1}{2} (C^2 + u_1^2 - w_1^2)$$

$$C_{u2} u_2 = \frac{1}{2} (u_2^2 + C^2 - w_2^2)$$

$$L_i = \frac{1}{2} (C^2 + u_1^2 - w_1^2 + w_2^2 - C^2 - u_2^2)$$

MACCHINA ROTORIE
fluido → palette

9 LEZIONI

Possiamo arrivare a quell'espressione anche dal 1° principio:

$$Q_e + L_i = \Delta i + \Delta E_c + \Delta E_f + \Delta E_{cf}$$

macchina motrice → $Q_e = -L_i$

$-L_i > 0$ se svolto dal fluido sul esterno (palette)



→ Giranti: $Q_e = 0 \Rightarrow -L_i = \Delta i|_1^2 + \Delta E_c|_1^2$

sistema ↑
fisso ↓

↑ adiab.
 $p \approx 0 \Rightarrow \Delta E_f = 0$

$$\Delta E_f = 0$$

$$\Rightarrow -L_i = i_2 - i_1 + \frac{C_2^2 - C_1^2}{2} \Rightarrow L_i = i_1 - i_2 + \frac{C_2^2 - C_1^2}{2}$$

Giranti sistema rotante

$$L_i = 0 \Rightarrow \Delta i|_1^2 + \Delta E_c|_1^2 \Rightarrow 0 = i_2 - i_1 + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2} \Rightarrow \frac{i_2 - i_1 + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2}}{-1}$$

$$\Delta E_{cf} = -u_2^2|_1^2$$

$$i_2 - i_1 + \frac{w_2^2}{2} - \frac{w_1^2}{2} - \frac{u_2^2}{2} + \frac{u_1^2}{2}$$

$$i_1 - i_2 = \frac{w_2^2}{2} - \frac{w_1^2}{2} - \frac{u_2^2}{2} + \frac{u_1^2}{2}$$

1° principio PF e PR ⇒ (sistema fisso)

$$-L_i = \Delta i|_e^2 + \Delta E_c|_e^2 = -L_i = i_2 - i_0 + \frac{C_2^2}{2} - \frac{C_0^2}{2} = L_i = \underbrace{i_0}_{i_0} + \frac{C_0^2}{2} + i_2 - \frac{C_2^2}{2} \Rightarrow$$

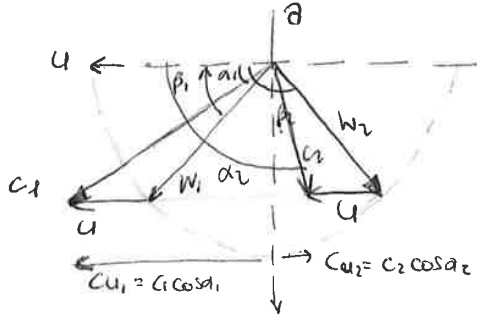
$$\Rightarrow L_i = i_0 - i_2 - \frac{C_2^2}{2}$$

Distributore

$$0 = \Delta i \Big|_0^1 + \Delta E_c \rightarrow a = \sqrt{2(i_0 - i_1)}$$

$$i_0 = i_1 + \frac{c_1^2}{2}$$

Sistema rif. fisso



Distributore + girante

Sistema rif. fisso

$$-L_i = \Delta i \Big|_0^2 + \Delta E_c \Big|_0^2 \Rightarrow L_i = \underbrace{\left(i_0 + \frac{c_0^2}{2}\right)}_{i_0^*} - \left(i_2 + \frac{c_2^2}{2}\right) = i_0^* - i_2 - \frac{c_2^2}{2}$$

Macchine motrici $\rightarrow L_i > 0$
 se scatto dal fluido sulla palette \Rightarrow fluido = sistema palette = estremo

$\frac{c_2^2}{2}$ \rightarrow perdita per en. cinetica di scatto
 Un po' esser nulla perché se lo fosse \Rightarrow macchina ferma; inoltre il fluido che entra, DEVE uscire, e poiché c'è anche espanso, è a punto di separazione, c_2 non può essere piccola

$$L_i = c_1 u_1 - c_2 u_2 \Rightarrow L_i = (c_{u1} - c_{u2}) M = \mu (c_1 \cos \alpha_1 - c_2 \cos \alpha_2)$$

$$c_{u2} = w_{u2} + u \rightarrow c_{u2} = -w_{u1} + u \Rightarrow c_{u2} = -(c_{u1} - u) + u = -c_{u1} + 2u$$

$$w_{u2} = -w_{u1}$$

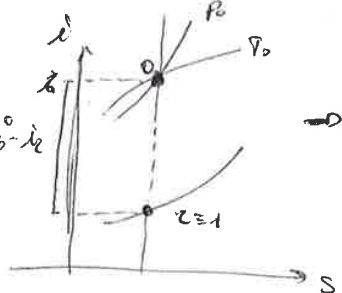
$$\Rightarrow L_i = \mu (c_{u1} - c_{u2}) = \mu (c_{u1} + c_{u1} - 2u) = 2\mu (c_{u1} - u) = 2u (c_1 \cos \alpha_1 - u)$$

$$\Rightarrow L_i = 2u^2 \left[\frac{\cos \alpha_1}{u/c_1} - 1 \right] \quad u/c_1 = \text{rapporto caratteristico}$$

η_{Di} : rendimento termico interno dello stadio di turbina

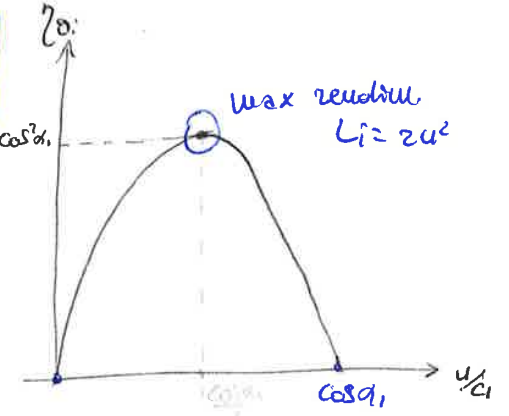
$$= \frac{L_i}{i_0^* - i_1} \rightarrow \text{ lavoro utile}$$

$$\Rightarrow \frac{L_i}{c_1^2/2}$$



$$\Rightarrow \frac{2u(c_1 \cos \alpha_1 - u)}{c_1^2/2} \Rightarrow \boxed{\eta_{Di} = 4 \left(\frac{u}{c_1}\right) \left[\cos \alpha_1 - \frac{u}{c_1}\right]}$$

rapporto di caduta

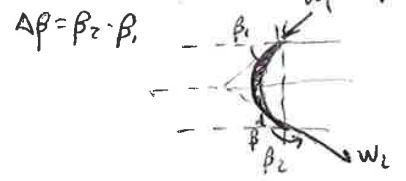
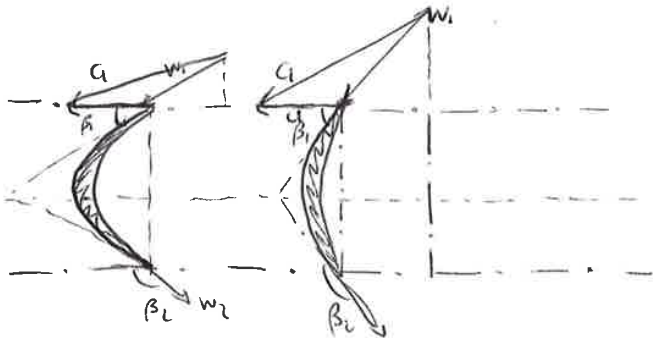
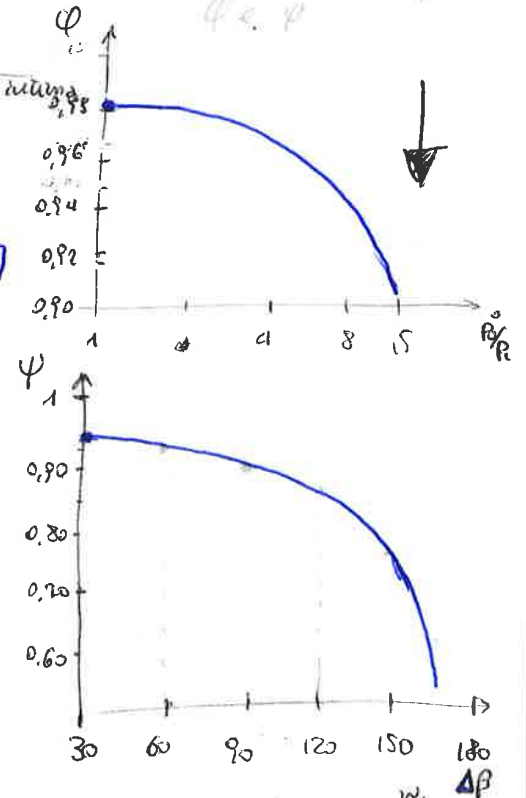


Perdite fluidodinamiche \Rightarrow hp condizioni reali!

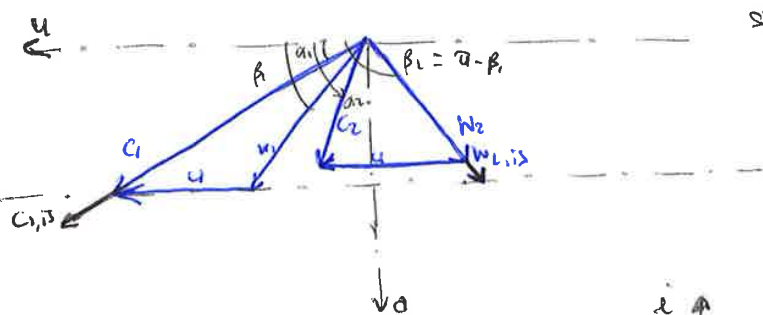
Reynolds in du modo influente ϕ e ψ

coefficiente di perdite

	Coefficienti	definizioni	parametri
Palee. fisso	ϕ	$\phi = \frac{C_f}{C_{f,iis}}$ $C_f = \phi C_{f,iis}$ $C_{f,iis} = \frac{w_1}{w_2}$	<ul style="list-style-type: none"> Scabrezza superficiale interna della palette. Reynolds sviluppo palettatura. deflessione <u>rapporto di espansione</u>
Palee. rotante	ψ	$\psi = \frac{W_2}{W_{2,iis}}$ $W_2 = \psi W_{2,iis}$ $W_{2,iis} = \frac{W_2}{\psi}$	<ul style="list-style-type: none"> Scabrezza superf. interna Reynolds sviluppo palettatura <u>deflessione</u>



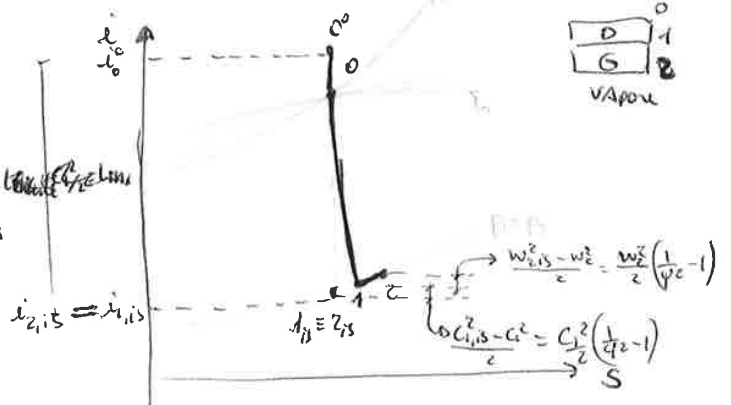
$\alpha_1 \downarrow \Rightarrow \Delta \beta \uparrow \Rightarrow \psi \downarrow$



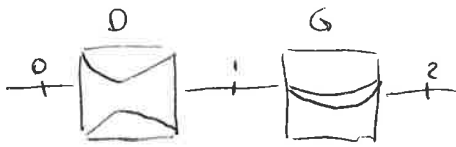
STANO rimbando ad alcune assiali con funz. reale

$C_f = \phi C_{f,iis}$
 $W_2 = \psi W_{2,iis} = \psi W_1$

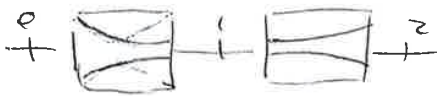
$(C_{f,iis})^2 = \frac{w_1^2}{w_2^2} = \frac{w_1^2}{(\psi w_1)^2} = \frac{1}{\psi^2}$
 $= L_{rima}$



TURBINA A REAZIONE ASSIALE, FUNZION. IDEALE



STADIO AD AZIONE



STADIO A REAZIONE

GRADO di REAZIONE (esprime quanto si espande il fluido nella pranti)

TERMODINAMICO

$$K = \frac{|\Delta i_{is,G}|}{|\Delta i_{is,D}| + |\Delta i_{is,G}|}$$

CINETICO

$$R = \frac{|\Delta i_{ig}|}{|\Delta i_{ig}^0|} = \frac{w_2^2 - w_1^2 + u_1^2 - u_2^2}{c_1^2 - c_2^2 + w_1^2 - w_2^2 + u_1^2 - u_2^2}$$

generalmente sia K e R valgono circa 0,5, ovvero, l'espansione avviene a metà in D e per l'altra in G

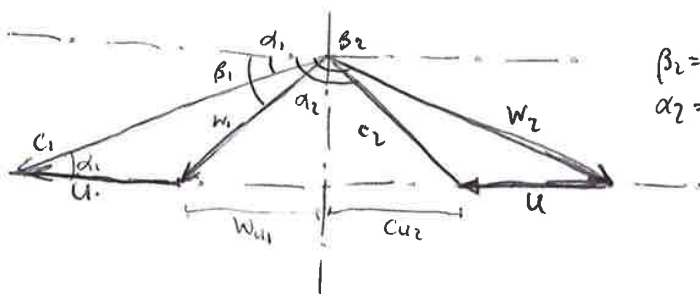
$$L_{lim} = i_0 - i_{2,is} (-i_{1,is} + i_{1,ps}) = (i_0 - i_{1,is}) + (i_{1,is} - i_{2,is}) = \frac{c_1^2}{2} + \left(\frac{w_1^2}{2} - \frac{w_2^2}{2} \right)$$

$$L_{lim} = u (c_{u1} - c_{u2}) = u (c_1 \cos \alpha_1 - c_2 \cos \alpha_2)$$

$$\eta_{oi} = \frac{L_i}{L_{lim}} = \frac{u (c_1 \cos \alpha_1 - c_2 \cos \alpha_2)}{c_1^2 + \frac{w_1^2}{2} - \frac{w_2^2}{2}}$$

CASO PARTICOLARE: IPOTESI: i triangoli di velocità sono SIMMETRICI \neq palettef. SIMMET.

Se la palette è simmetrica, i triangoli di velocità sono simmetrici.
Se la palette non è simmetrica, i triangoli di velocità non sono simmetrici.



$$\beta_2 = \pi - \alpha_1 \quad |w_2| = |c_1|$$

$$\alpha_2 = \pi - \beta_1 \quad |c_2| = |w_1|$$

$$-c_2 \cos \alpha_2 = w_{u1} = c_1 \cos \alpha_1 - u$$

$$(-c_{u2})$$

$$w_1^2 = c_1^2 + u^2 - 2u c_1 \cos \alpha_1 = w_2^2 + u^2 - 2u c_1 \cos \alpha_1 \Rightarrow w_2^2 - w_1^2 = 2u c_1 \cos \alpha_1 - u^2 = u (2c_1 \cos \alpha_1 - u)$$

$$L_i = u \left[c_1 \cos \alpha_1 + (c_1 \cos \alpha_1 - u) \right] = u \left[2c_1 \cos \alpha_1 - u \right] = u^2 \left[\frac{2 \cos \alpha_1}{u c_1} - 1 \right]$$

$$L_i = u(C_{u1} - C_{u2}) = u(c_1 \cos \alpha_1 - c_2 \cos \alpha_2)$$

$$\eta = \frac{u(c_1 \cos \alpha_1 - c_2 \cos \alpha_2)}{\frac{c_1^2}{2\varphi^2} + \frac{8W_1^2}{2\varphi^2} - \frac{W_1^2}{2}}$$

HP: TRIANGOLI SIMMETRICI

$$-c_2 \cos \alpha_2 = c_1 \cos \alpha_1 - u$$

$$\frac{W_2^2}{\varphi^2} - W_1^2 = W_2^2 \left(\frac{1}{\varphi^2} - 1\right) - W_1^2 - W_1^2 = W_2^2 \left(\frac{1}{\varphi^2} - 1\right) + u(2c_1 \cos \alpha_1 - u) = c_1^2 \left(\frac{1}{\varphi^2} - 1\right) + u(2c_1 \cos \alpha_1 - u)$$

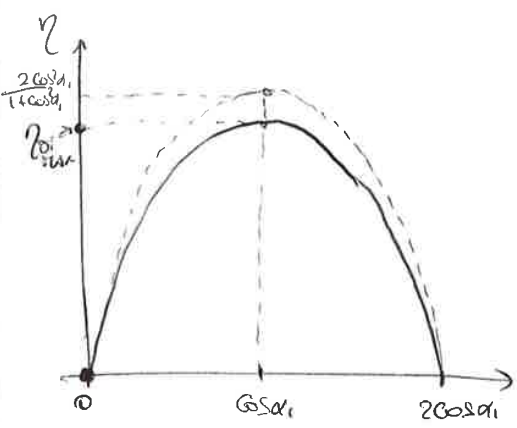
$$L_i = u(2c_1 \cos \alpha_1 - u) = u^2 \left[\frac{2c_1 \cos \alpha_1}{\left(\frac{u}{c_1}\right)} - 1 \right]$$

$$\eta = \frac{2u(2c_1 \cos \alpha_1 - u)}{\frac{c_1^2}{\varphi^2} + c_1^2 \left(\frac{1}{\varphi^2} - 1\right) + u(2c_1 \cos \alpha_1 - u)}$$

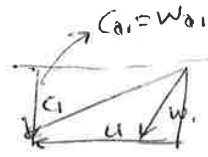
$$= \frac{2 \left[2 \cos \alpha_1 - \left(\frac{u}{c_1}\right) \right]}{\left(\frac{1}{\varphi^2} + \frac{1}{\varphi^2} - 1\right) + \left[2 \cos \alpha_1 - \left(\frac{u}{c_1}\right) \right] \frac{u}{c_1}}$$

η : reale

$$\eta_{opt} = \frac{2 \cos^2 \alpha_1}{\left(\frac{1}{\varphi^2} + \frac{1}{\varphi^2} - 1\right) + \cos^2 \alpha_1} \quad \text{reale}$$



Portata: $\dot{m} = \rho A_1 c_1 \rightarrow$ nel caso di macchina assiale $\rho A_1 c_1$



$\int \rho d m l_i \rightarrow$ lunghezza pala
 \uparrow diam medio
 definisce la superficie meno pl dello spessore delle pale

Potenza: $P_i = \dot{m} L_i$

$$L_i = \eta_{opt} \left(\frac{c_1^2}{2} - u^2 \right) \rightarrow \Delta i_{is}$$

$$\Rightarrow P_i = \eta_{opt} \dot{m} \Delta i_{is}$$

P&E

Vincoli per la potenza

- vincolo h^* giri: $u = \pi d n$ $\left[\frac{m^3}{min} \right] = \frac{P [W]}{P [\dots]} \rightarrow$ paio poli
- vincolo d_{in} vs altezza pala

$\dot{m} \rightarrow \int \rho d m l_i c_1$ per far sapere il \dot{m} \rightarrow u , ma se h un da un vincolo poco con $d_{in} \rightarrow d_{out}$, e sale anche c_1

$\dot{m} v = \int \pi d_{in} l_i c_1 \rho \quad l_i ??$

AP:	250 bar	540°C	$\approx 0,013$
BP:	0,05 bar	T_{rat}	$\approx 1:1700$

Es 2

$P_0 = 80 \text{ bar}$ $T_0 = 500 \text{ C}$

$\dot{m} = 150 \text{ kg/s}$

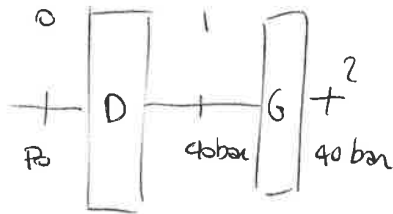
$\alpha_1 = 30^\circ$

$\frac{u}{c_1} = 0.5 \cos \alpha_1$

$\psi = 0.95$

$\psi = 0.90$

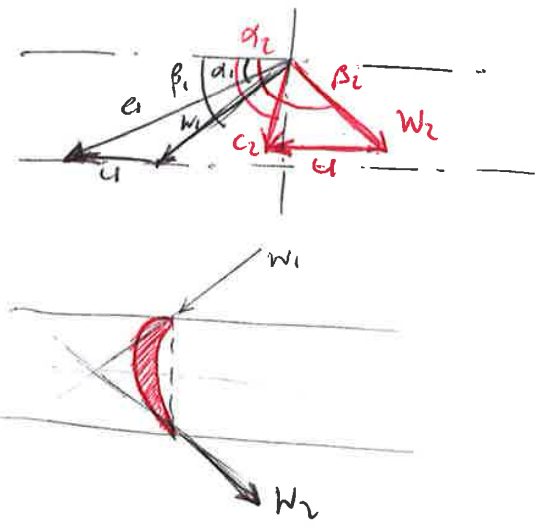
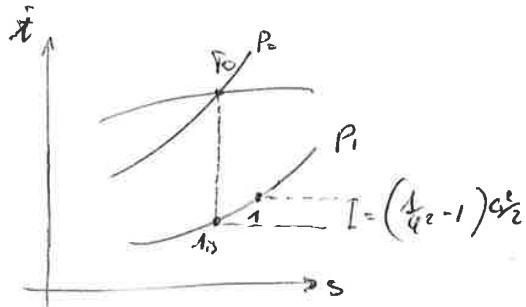
$n = 3000 \text{ rpm}$



- triangolo velocità?
- schema palette?
- L_i, P_i
- η_{θ_i}
- P_i, ϵ_i ?

Mollier: $\rightarrow i_0 = 340 \text{ kJ/kg}$ $i_{0,15} = 3192 \text{ kJ/kg}$

a) $c_{1,15} = \sqrt{2(i_0 - i_{1,5})} = 643 \text{ m/s} \rightarrow c_1 = \psi c_{1,15} = 612.7 \text{ m/s} \rightarrow u = c_1 \frac{1}{2} \cos \alpha_1 = 265.3 \text{ m/s}$
 $W_1 = \sqrt{u^2 + (c_1 \sin \alpha_1)^2} = 405.3 \text{ m/s} \rightarrow \beta_1 = \frac{c_1 \sin \alpha_1}{W_1} = 49.3^\circ \rightarrow \beta_2 = \pi - \beta_1 = 130.7^\circ$
 $W_2 = \psi W_{2,15} = 364.8 \text{ m/s} \Rightarrow c_2 = \sqrt{(W_2 \cos \beta_2 + u)^2 + (W_2 \sin \beta_2)^2} = 277 \text{ m/s}$
 $\alpha_2 = \arcsin \frac{W_2 \sin \beta_2}{c_2} = 84.5^\circ$



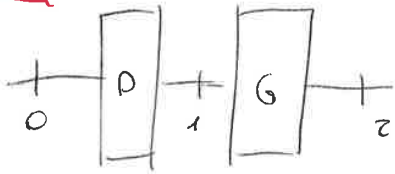
b) palettezza simmetrica \rightarrow

c) $L_i = u(c_1 \cos \alpha_1 - c_2 \cos \alpha_2) = 133.7 \text{ kJ/kg}$

$P_i = \dot{m} L_i = 20.1 \text{ MW}$

d) $\eta_{\theta_i} = \frac{L_i}{L_{i,am}} = \frac{(1 + \psi) u (c_1 \cos \alpha_1 - u)}{c_1^2 / 2 \cos \alpha_1}$

Es. 41



$d = 2m$ $B = 1.2 \text{ bar}$ $T_0 = 140^\circ C$ $C_0 \approx 0$
 $\alpha_1 = 20^\circ$ $\psi_1 = \cos \alpha_1 \rightarrow \text{max ?}$

$n = 3000 \text{ rpm}$ $\dot{m} = 150 \text{ kg/s}$ $\psi = 0.96$ $\varphi = 0.96$

VAPOR D'ACQUA

TRIANG. VEL ?

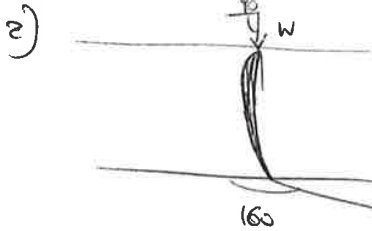
prof. palette ?

$L_i = ?$ $R_i = ?$ $Z_i = ?$ $t_i = ?$ ($\cos \varphi = 0.95$)

1) $u = \pi d n = 314 \text{ m/s} \rightarrow C_1 = C_1 / \cos \alpha_1 = 334 \text{ m/s}$ $w_1 = \sqrt{C_1^2 - u^2} = 114 \text{ m/s}$

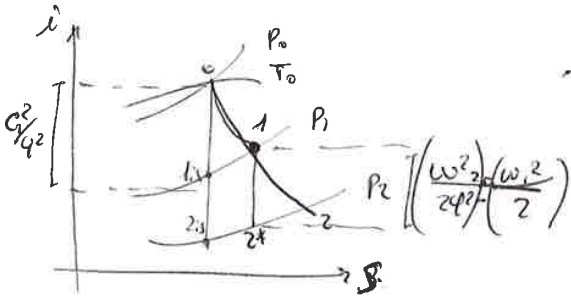
$|w_2| = |C_2|$ $|C_2| = |w_1|$

$\beta_2 = \pi - \alpha_1 = 160$ $\beta_2 = \alpha_2 = 90$



$L_i = u^2 = 98.7 \text{ kJ/kg} \rightarrow P_i = \dot{m} L_i = 14.8 \text{ MW}$

$\eta_{\theta_1} = \frac{2 \cos \alpha_1}{\left[\frac{1}{\varphi^2} + \frac{1}{\psi^2} - 1 \right] + \cos^2 \alpha_1} = 0.862$



~~$\eta_{\theta_1} = \frac{2 \cos^2 \alpha_1}{\left[\frac{1}{\varphi^2} + \frac{1}{\psi^2} - 1 \right] + \cos^2 \alpha_1}$~~

$\eta_{\theta_1} = \frac{L_i}{\left[\frac{C_1^2}{2\varphi^2} + \frac{C_2^2}{2\psi^2} - \frac{w_1^2}{2} \right] - \frac{C_2^2}{2}}$
 $\Rightarrow \eta_{\theta_1} = 0.913$

recupero di en. cin. di scarico

$h_0 = 2755 \text{ kJ/kg}$ $h_{1s} = h_0 - \frac{C_1^2}{2\varphi^2} = 2701 \text{ kJ/kg}$ $h_i = h_0 - C_1^2/2 = 2706 \text{ kJ/kg}$

$h_{2s}^* = h_i - \left[\frac{w_2^2}{2\varphi^2} - \frac{w_1^2}{2} \right] = 2652 \text{ kJ/kg}$

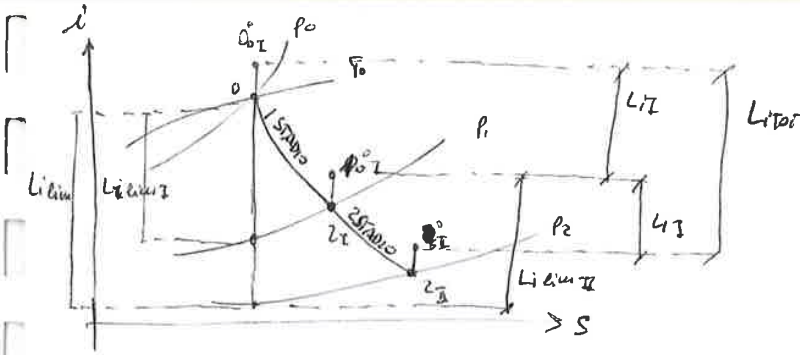
$P_{1s} = P_i \approx 0.87 \text{ bar}$ (da Mollier: intersezione punto di partenza entalpia isentrope)

$P_{2s} = P_{2s}^* = P_2 \approx 0.65 \text{ bar}$

$\dot{m} = \rho \int \pi d l (\cos \alpha_1) C_1$

$\rho_1 = 0.504 \text{ kg/m}^3$ (Mollier)

$l_1 = 43.6 \text{ cm}$



$$L_{TOT} = L_I + L_{II} =$$

$$= \eta_{0I} L_{lim I} + \eta_{0II} L_{lim II}$$

Se $\eta_{0I} = \eta_{0II} = \eta_{0I} \Rightarrow$

$$\Rightarrow \eta_{0I} (L_{lim I} + L_{lim II})$$

$$\Rightarrow \eta_{0TOT} = \frac{L_{TOT}}{L_{limTOT}} = \eta_{0I} \frac{(L_{lim I} + L_{lim II})}{L_{limTOT}}$$

MACCHINE MULTISTADIO hanno η_{0I} maggiori di
 gli dei singoli stadi causato dal fenomeno del
RECUPERO.

P_u = potenza utile

\hat{P}_i = potenza interna (fluido su palette) →

→ PERDITE DI NATURA MECCANICA
 PERDITE DI ROTAZIONE

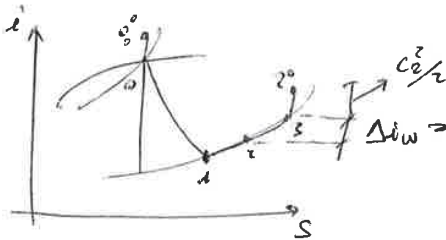
• perdite per attrito sui dischi

• $P_{w, dischi} = K_d \rho d m^2 u^3$

• perdite per effetto ventilante; $P_{w, vent} = K_v \rho d m^2 u^3$ → particolarmente

→ giranti ricreano fluido solo
 in un determinato momento.
 Le palette che non lavorano
 fanno parte il fluido generato
 per le appassive.

Attrito sul fluido ne modifica le proprietà



$\Delta h_w \Rightarrow$ può generare da un aumento
 di entropia per attrito: fluido viene
 scaldato

• perdite per attrito meccanico sui cuscinetti → $P_{w, cusc}$

• perdite per consumo di pot. mecc. per ausiliari (es. pompa pressione olio, pressurizz. azoto, sistemi di sicurezza etc) → P_w (ausiliari)

• perdite di portata per fughe (attraverso i proci della macchina) → \dot{m}_f , pochi

• perdite di portata per tenute (LABIRINTI) \dot{m}_f (tenute)

RENDIMENTO MECCANICO

η_m

- attrito dischi
- ventilazione
- cuscinetti
- ausiliari

$$\rightarrow \eta_m = 1 - \frac{\sum P_i}{P_i}$$

RENDIMENTO VOLUMETICO

- foci
- tenute

$$\rightarrow \eta_v = 1 - \frac{\sum \dot{m}_f}{\dot{m}_i}$$

$$P_u = \eta_{0I} \eta_m \eta_v \dot{m}_i \Delta h_{is}$$

$$\rightarrow \eta_T = \eta_{0I} \eta_m \eta_v \quad \text{rendimento TURBINA}$$

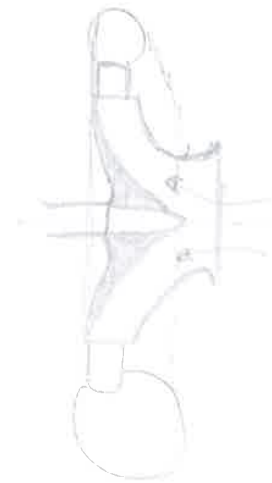
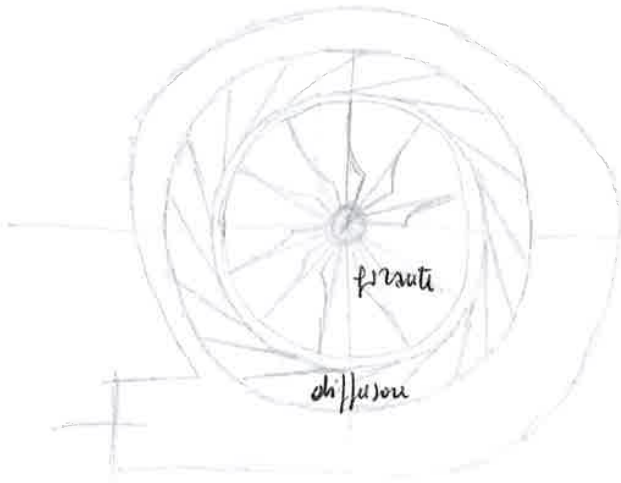
↳ complesso degli stadi

TURBO COMPRESSORI CENTRI FUGHI → pensati come macchine monostadio

giranti: u'' $\left\{ \begin{array}{l} 250 \text{ m/s} \text{ alluminio} \\ \quad \quad \quad \rightarrow \text{serpentine} \\ 450 \text{ m/s} \text{ Titano} \end{array} \right.$

$\beta \leq 4 \quad \eta_y \approx 0.85$

$\dot{V} \leq 50 \text{ m}^3/\text{s}$



compressore con diffusore palezzato

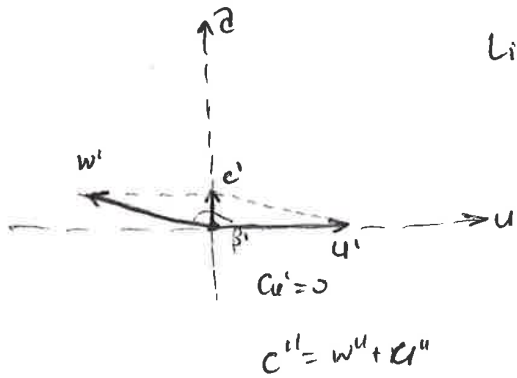


compressore con diffusore non palezzato

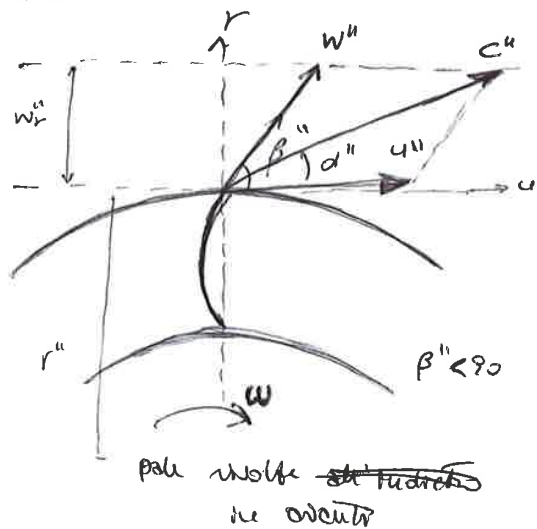
TRIANGOLI DI VELOCITA'

In ingresso alle giranti

09/11 15 LEZIONE

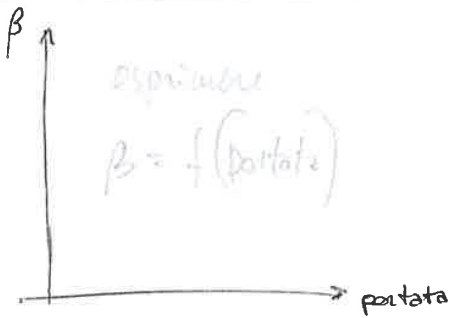


$L_i = u'' c''_i - u' c'_i \rightarrow 0$



λ molto basso

Caratteristica manometrica



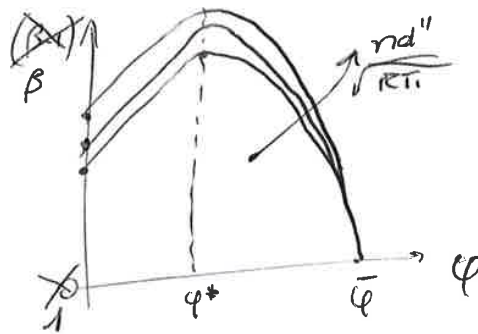
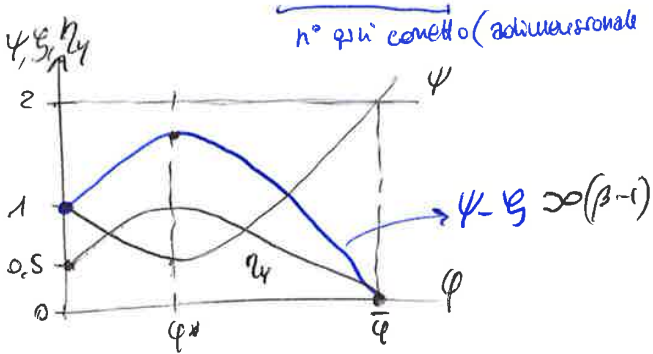
parametro: velocità di rotazione

$$L_i = \int v dp + L_w \Rightarrow L_i - L_w = \int v dp$$

Hip: FLUIDO INCOMPRESSIBILE $\rightarrow v_1 = v_2$
 molto evata $\Rightarrow L_i - L_w \approx v(p_2 - p_1)$
 $= \frac{v_1 p_1}{RT_1} (\beta - 1)$

$\rightarrow L_i - L_w \approx RT_1 (\beta - 1)$
 la adimensionalizzazione $\times \frac{1}{u''}$
 $\psi - \psi_0 \approx \frac{RT_1}{\frac{u''^2}{2}} (\beta - 1) \propto \left[\frac{\sqrt{RT_1}}{u''} \right]^2 (\beta - 1) \propto \left[\frac{\sqrt{nd''}}{nd''} \right]^2 (\beta - 1)$
 $\hookrightarrow u'' = \pi n d''$

$$\Rightarrow (\beta - 1) \propto \left[\frac{nd''}{\sqrt{RT_1}} \right]^2 (\psi - \psi_0)$$



$$\eta_y = \frac{L_i - L_w}{L_i} = \frac{\psi - \psi_0}{\psi}$$

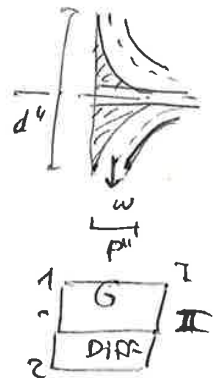
16 LEZIONI 10/11

Portata volumetrica USCITA GIRANTE

$\dot{m} v'' = \rho \int \pi P'' d'' w_r''$ Hip molto forata: fluido incompressibile

$v_2'' \approx v_1'' \approx v''$

$\pi d'' P'' = \pi \left(\frac{P''}{d''} \right) d''^2$
 rapporto caratteristico di dimensioni



Hip: macchine geometricamente simili $\rightarrow \frac{P''}{d''} = \text{cost}$

$w_r'' = \phi w'' = \pi n d'' \phi \rightarrow \dot{m} v_1 = \rho \int \pi \left(\frac{P''}{d''} \right) d''^2 \phi \pi n d''$

$\Rightarrow \phi \propto \dot{m} \left(\frac{P''}{d''} \right) \rightarrow \frac{RT_1}{P_1} = \frac{\sqrt{RT_1} \sqrt{RT_1}}{P_1}$
 $\Rightarrow \phi \propto \left[\frac{\dot{m} \sqrt{RT_1}}{P_1 d''^{3/2}} \right] \left[\frac{\sqrt{RT_1}}{nd''} \right]$
 portata / numero di giri corretto

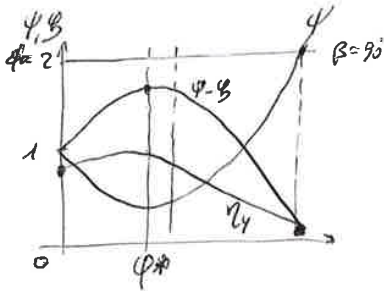
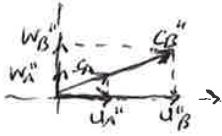
SIMILITUDINE GEOMETRICA e FLUIDODINAMICA

Dimensioni in scala, angoli costruttivi uguali (proprietà costruttiva)

Macchine geometricamente simili sono 14 simili fluidodinamica SE i loro tripli di velocità, in punti corrispondenti ($in_1 = in_2, out_1 = out_2$) SONO SIMILI

Se per ip hp: sono simili, φ serbo $\varphi = \frac{w''_{ra}}{u''_A} = \frac{w''_{ra}}{u''_B}$

Assato φ serbo lo stesso $\eta_y, \psi, \psi-B, \beta$

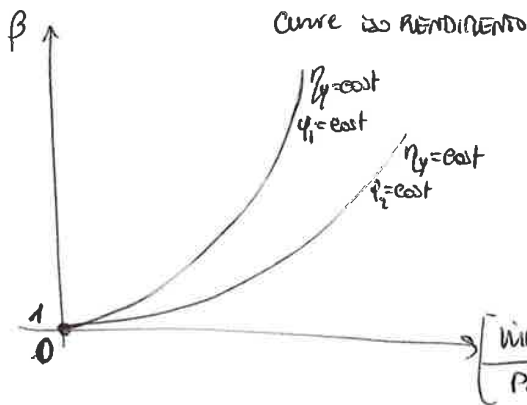
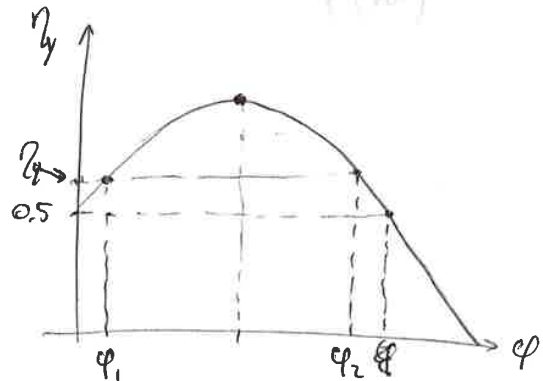
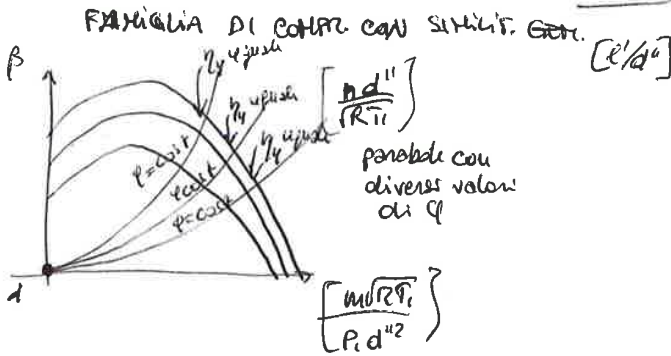


$$\beta - 1 \propto \left[\frac{w d''}{\sqrt{RT_1}} \right]^2 \varphi$$

$$\left[\frac{w \sqrt{RT_1}}{\rho d''^2} \right] \propto \left[\frac{w d''}{\sqrt{RT_1}} \right] \varphi \Rightarrow \beta - 1 \propto \left[\frac{w \sqrt{RT_1}}{\rho d''^2} \right]^2$$

$\varphi = \text{cost} \rightarrow$ similitudine fluidodinamica

ho detto
la curva, man. 11
(11)



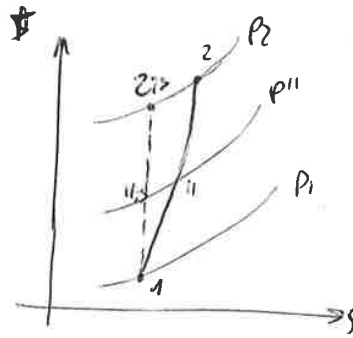
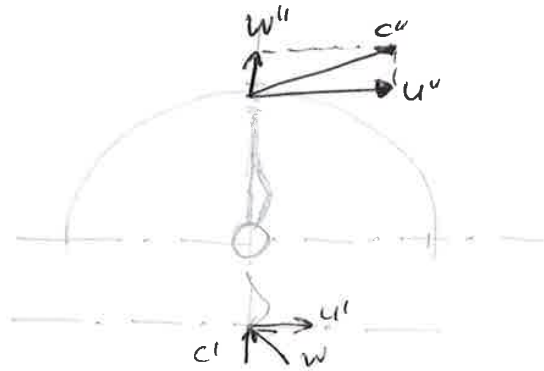
Torbo compressori

6 ESERCITAZIONE 11/14

1) dimensionamento $c_p = 1 \text{ kJ/kg K}$
 di max? $k = 1.4$
 Compressori centrifughi $m = ?$

$\dot{m}_i = 25 \text{ kg/s}$
 $p_1 = 1 \text{ bar}$
 $T_1 = 25^\circ\text{C}$
 $p_2 = 3 \text{ bar}$

$\eta_{gc} = 0.75$
 $\xi = 0.9$
 $l''/d'' = 0.1$
 $\alpha'' = 20^\circ$
 $h = ?$



$$L_i = u'' c'' - u' c' = u''^2$$

I° principio 1-2

$$Q + L_i = \Delta i + \Delta E_c + \Delta E_f + \Delta E_{rot}$$

$$L_i = c_p(T_2 - T_1) \rightarrow 150.3 \text{ kJ/kg}$$

$$T_2 = T_1 \left(\frac{p_2}{p_1}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$\frac{\gamma-1}{\gamma} \approx \frac{1}{\eta_\gamma} \frac{k-1}{k} \Rightarrow \gamma = 1.615 \Rightarrow T_2 = 437.7 \text{ K}$$

$$u'' = L_i \Rightarrow u'' = 387.7 \text{ m/s} \quad w'' = u'' \tan \alpha'' = 141.1 \text{ m/s}$$

$$c'' = \sqrt{u''^2 + w''^2} = 412.5 \text{ m/s}$$

$$\dot{m}_i = \rho'' A'' w_r''$$

parte radiale $w_r'' = w'' \quad \rho'' = p''/RT'' =$

$$A'' = \sum \pi d'' l = \sum \pi \frac{l''}{d''} d''^2$$

I° principio di flusso $\sum \dot{m}(\Pi - P_2) \Rightarrow 0 = \Delta i + \Delta E_c \Rightarrow c_p(T_2 - T_{II}) + \frac{c''^2}{2} - \frac{c''^2}{2} \approx 0$

$$\Rightarrow T_{II} = T_2 - \frac{c''^2}{2c_p} = 352.9 \text{ K} \Rightarrow p'' = p_1 \left(\frac{T_{II}}{T_1}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1.71 \text{ bar}$$

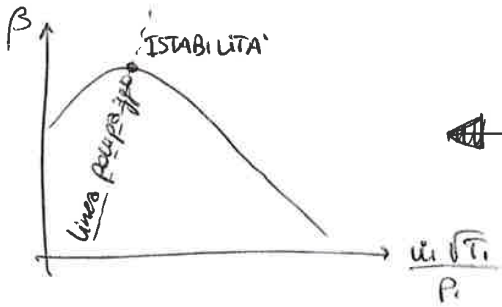
$$\Rightarrow \rho'' = \frac{p''}{RT_{II}} = 1.684 \text{ kg/m}^3 \Rightarrow$$

$$d'' = \sqrt{\dot{m}_i / (\rho'' \sum \pi \frac{l''}{d''} w''^2)} \approx 0.61 \text{ m} \rightarrow l'' = 0.061 \text{ m}$$

$$n = \frac{u''}{\pi d} \cdot 60 = 12137 \text{ rpm}$$

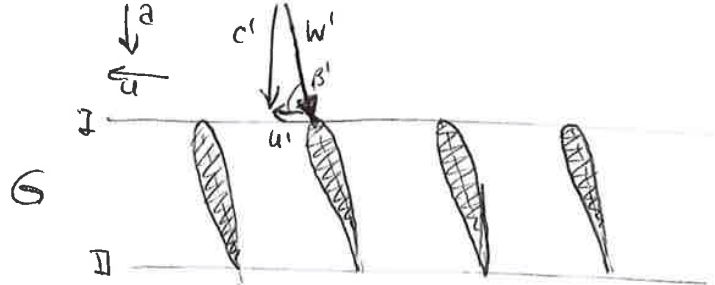
~~Instabilità~~ **ISTABILITA' COMPRESSORI**

17 LEZIONE 14/11



ISTABILITA' GLOBALE

Possiamo anche avere instabilità local

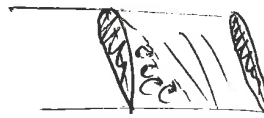


a basse portate, a punta di n

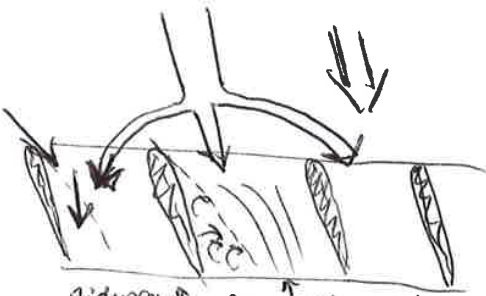
se $u \downarrow \Rightarrow n \downarrow, \beta \downarrow$

\Rightarrow diminuisce $\beta' \Rightarrow$ aumenta incidenza

\Rightarrow DISTACCO VENA fluida



appena ho distacco vena fluida, la portata si modifica il suo percorso



riduzione rullo ostacolo vena fluida

pico distacco

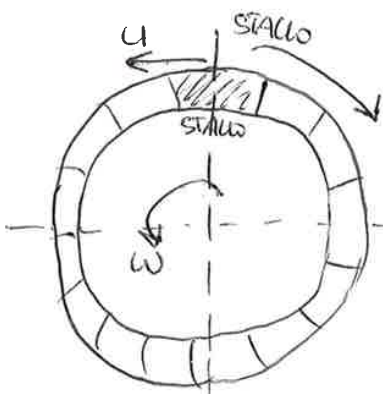
aumento del rullo distacco di vena fluida

STALLO

ROTANTE / CONTRO ROTANTE

vena fluida staccata \Rightarrow unione su altimento portata ~~si~~ nel canale in cui avviene; in pl precedenti lo evita, in pl successivo lo favorisce e così via: lo stallo si sposta da un canale a pl successivo

Modificazione Stallo

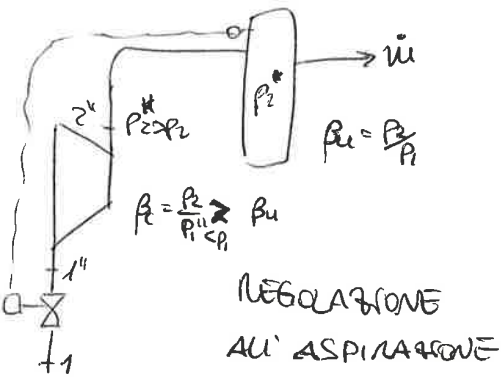


Sistema rif. Solido

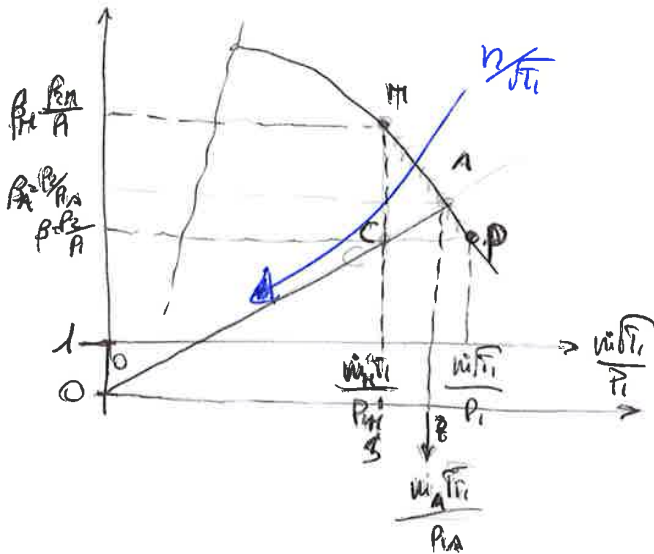
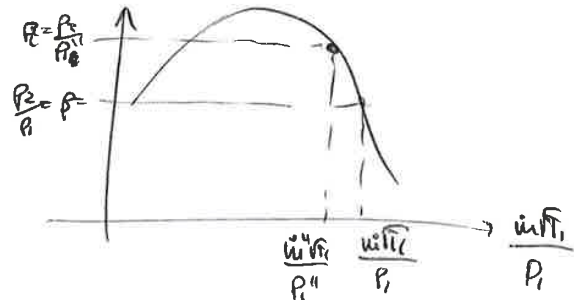
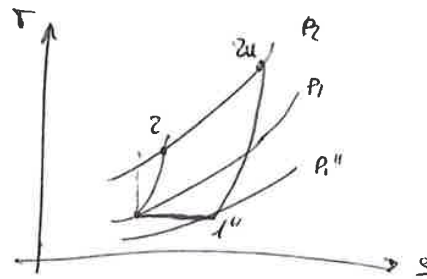
alla fronte : ppa in verso discorde alla w

Sistema rif. fluido

ppa in verso concorde ma con velocità minore.



che a volume P_1 si riduce la \dot{m}

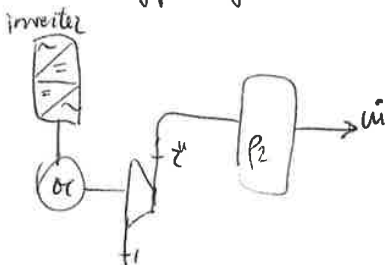


$\frac{OCS}{OAZ}$ } turbine simili

$$\frac{\frac{\dot{m}_H \sqrt{T_1}}{P_1}}{\frac{\dot{m}_A \sqrt{T_1}}{P_A}} = \frac{P_2/P_1}{P_2/P_A} \Rightarrow \dot{m}_H = \dot{m}_A$$

è + economica una regolazione all'ASPIRAZIONE in cui limiti la portata e la pressione quindi anche la portata

Posso ottenere lo stesso risultato diminuendo la velocità \Rightarrow abbasso la resistenza del compressore, rimane cost β ~~e anche~~
 Se aggiungo un inverter a monte ~~diminuisce il prof~~



$$L_i = \frac{c_p T_1}{\eta_{isc}} \left[\beta^{\frac{k-1}{2}} - 1 \right]$$

$$L_{II} = C_p (\sqrt{T_2 - T_1}) \rightarrow \sqrt{T_2} = \sqrt{T_1} + \frac{L_{II}}{C_p} = 311.7 \text{ K} \quad \beta_{II} = \left(\frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = 1.113$$

5) Compressione bi stadio

$$P_0 = 1 \text{ bar} \quad T_0 = 300 \text{ K} \quad P_{I1} = P_0 \quad T_{I1} = T_0$$

$$\frac{n}{n_0} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} = 1.10 = \quad h_{T1}/h_0 = 1.11$$

$$\dot{m} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} \frac{P_0}{P_1} = 35 \text{ kg/s} = \dot{m}_{T1} = 35 \text{ kg/s}$$

$$\eta_{c1} = 0.825$$

$$\beta = 3 \text{ ps}$$

$$\dot{m}_{II} = \dot{m}_I$$

$$T_{2I} = T_{1I} + \frac{L_{II}}{C_p} \quad T_2 = 436.4 \text{ K}$$

$$L_{II} = \frac{C_p T_1}{\eta_{c1}} (\beta_T^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1) = 137.1 \text{ kJ/kg}$$

$$T_{2I} = T_{1I} \quad P_{2I} = P_{1I} \xrightarrow{\beta} P_{2I} = 3.05 \text{ bar}$$

$$\dot{m}_{II} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} \frac{P_0}{P_1} = 35 \sqrt{\frac{436.4}{300}} = 41.38 \text{ kg/s}$$

$\frac{\dot{m}_0}{\dot{m}_0} \frac{T_{2I}}{T_0} = \text{non c'è perché sono in fase opposta}$

b)

$$T_0 = T_1 = 300 \text{ K}$$

$$P_0 = P_1 = 1 \text{ bar}$$

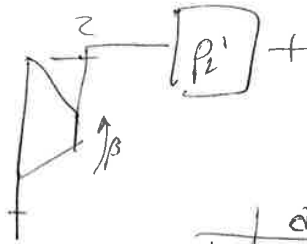
$$\frac{n}{n_0} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} = 1.00$$

$$\dot{m} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} \frac{P_0}{P_1} = 31.5 \text{ kg/s}$$

$$\eta = 0.9$$

$$\beta = 2.67$$

$$n_0 = 12000 \text{ rpm}$$



	a	b	c	d	e
h	12000	11500	12000	12000	12000
\dot{m}	31.5	27.6	28.5	27 kg	
β	2.67	2.67	2.82	2.82	2.67
L_i	108.5	150.1	159.8	159.8	108.5
P_i	3.42	4.14	4.56	4.31	3.42
η_c	0.9	0.65	0.65	0.65	0.9

b) variazioni n

a) aumento della velocità

d) aumento all'aspirazione

e) riflesso

$$a) \dot{m} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} \frac{P_0}{P_1} = 31.5 \text{ kg/s}$$

$$L_i = \frac{C_p T_1}{\eta_c} (\beta^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1) = 108.5 \text{ kJ/kg} \rightarrow P_i = 3.42 \text{ MW}$$

$$b) \dot{m} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} \frac{P_0}{P_1} = 27.6 \text{ kg/s}$$

$$\eta_c = 0.65 \quad \frac{n}{n_0} \approx 0.965 \rightarrow n = 11500$$

$$c) \dot{m} \sqrt{\frac{T_0}{T_1}} \frac{P_0}{P_1} = 28.5 \text{ kg/s}$$

$$\eta_c = 0.65 \quad \beta = 2.82 \quad L_i = 159.8 \text{ kJ/kg} \quad P_i = 4.56 \text{ MW}$$

$$d) \dot{m} = 28.5 \text{ kg/s} = \frac{P_2/\beta}{P_2/\beta_0} = 28.5 \frac{\beta_0}{\beta} = 27.0 \text{ kg/s} \quad L_i \text{ e } P_i$$

$$e) \dot{m} = \dot{m}_0$$

$\frac{P_i}{\dot{m}_0} \neq L_i$
 Se $\dot{m}_0 = 28 \text{ kg/s} \rightarrow L_i = 126.6 \text{ kJ/kg}$
 Se $L_i = 159.8 \rightarrow \dot{m}_0 = 21.4 \text{ kg/s}$

$$P_0 = \frac{w_t \rho H}{\eta_m \eta_y \eta_v} = \boxed{P_0 = \frac{\rho g H Q}{\eta_p}}$$

$$\eta_p = \eta_y \eta_v \eta_m$$

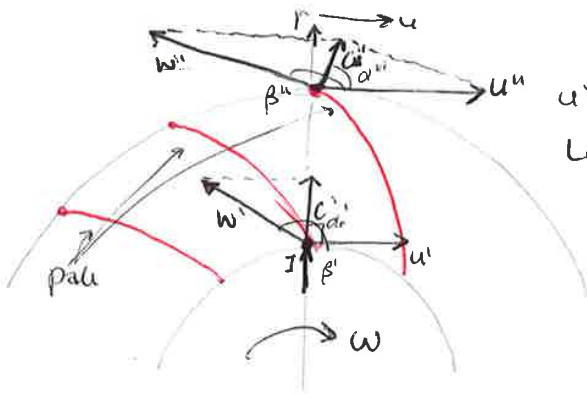
ρQ portata volumetrica

COEFFICIENTI ADIMENSIONALI

pressione $\psi = \frac{L_i}{u''^2}$

portata $\varphi = \frac{w_r''}{u''}$ $\varphi = \frac{w_a''}{u''}$

perdite $\beta = \frac{L_w}{u''^2}$



$u'' = \pi d'' n$

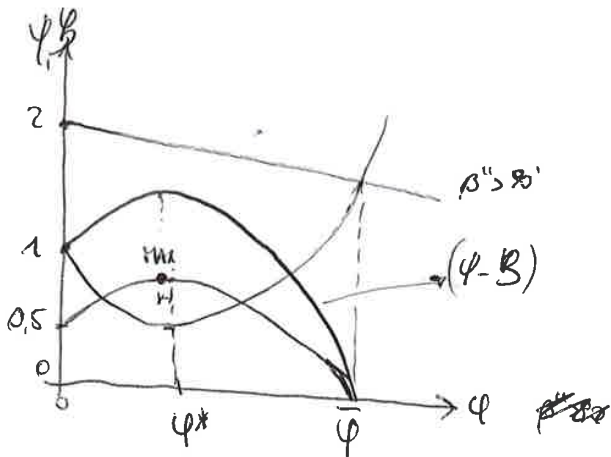
$L_i = u'' c_u'' - u' c_i'$

$c_i' = 0$ perché non ho superficie $\rightarrow L_i = u'' c_u''$

$L_i = u'' (u'' + w_r'' \cot \beta'')$

Turbopompe: PALE RIVOLTE ALL'INDIETRO $\rightarrow \beta'' > 90^\circ$ per evitare la cavitazione

$\psi = \frac{L_i}{u''^2} = 2 (1 + \varphi \cot \beta'')$



$\eta_y = \frac{L_i - L_w}{L_i} = \frac{\psi - \beta}{\psi}$

Caratteristica manometrica della pompa $H(Q)$ dato η

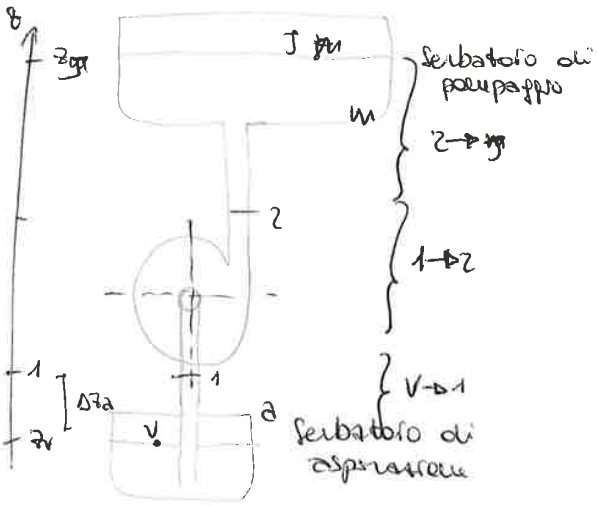
$gH = L_i - L_w \rightarrow \cdot \left(\frac{1}{u''^2}\right) \rightarrow \frac{\rho g H}{u''^2} = \psi - \beta \Rightarrow \boxed{H \propto d''^2 n^2 (\psi - \beta)}$

$u'' = \pi d'' n$

$Q = \int (\pi d'' l'' w_r'') = \int (\pi d'' \frac{l''}{d''}) \varphi u'' = \int \varphi \rightarrow \boxed{Q \propto \left(\frac{l''}{d''}\right) d''^3 n (\varphi)}$

fissati $\frac{l''}{d''}$ e d'' e lavorando ad $n \rightarrow \begin{cases} H \propto (\psi - \beta) \\ Q \propto \varphi \end{cases}$

SISTEMA DI RIMPRESO



$$V \rightarrow 1: L_i = \frac{P_i - P_v}{\rho} + \frac{c_i^2 - c_v^2}{2} + f(z_i - z_w) + L_{wa}$$

$$\rightarrow \Delta z = \gamma(H_i^0 - H_v^0) + L_{wa}$$

$$L_{wa} = L_{wa} = \gamma Y_a$$

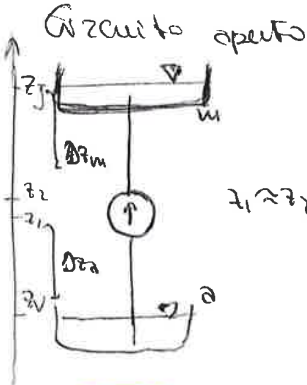
$$\Rightarrow H_i^0 - H_v^0 = -Y_a$$

$$z \rightarrow J: H_j^0 - H_z^0 = -Y_w$$

$$H_j^0 - H_v^0 = \underbrace{(H_j^0 - H_z^0)}_{-Y_w} + \underbrace{(H_z^0 - H_i^0)}_H + \underbrace{(H_i^0 - H_v^0)}_{-Y_a}$$

$$Y = Y_a + Y_w$$

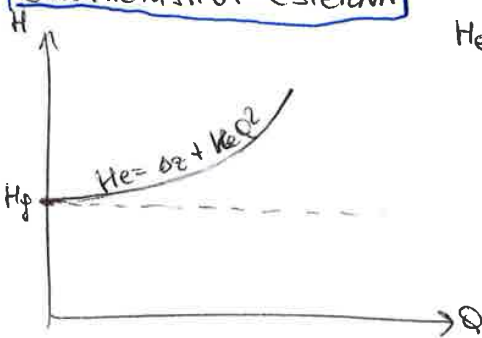
$$\Rightarrow H = (H_j^0 - H_v^0) + Y$$



$$P_j = P_v = P_{out} \Rightarrow H_j^0 - H_v^0 = z_j - z_w = \Delta z_a + \Delta z_m$$

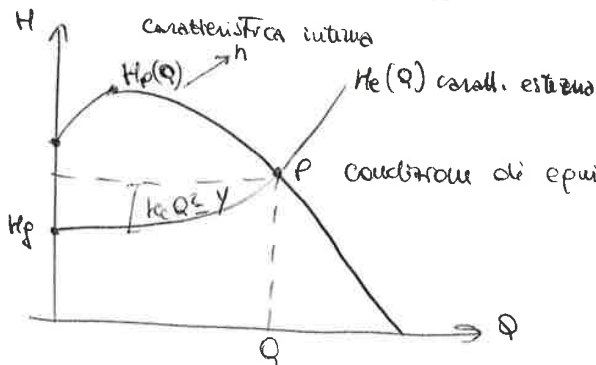
$$C_j \approx C_w \approx 0$$

CARATTERISTICA ESTERNA



$$H_e = H_j^0 + Y = \Delta z + k_e Q^2$$

\uparrow quota Δz \uparrow perdita

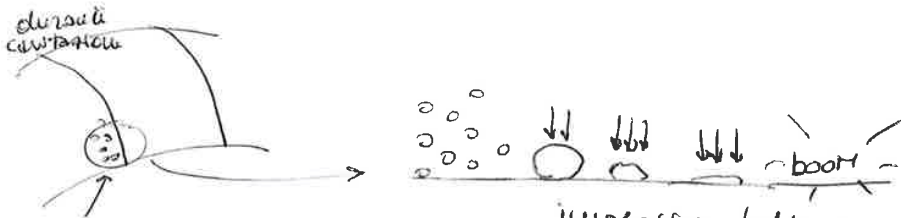


condizione di equilibrio: a tale portata, la pompa eroga qd prevalenza ed è stabile

~~$P_a - P_v(t)$~~ $\frac{P_a - P_v(t)}{\rho g} - z_1 - Y_a \geq \frac{C_1^2}{2g} + \lambda \frac{w^2}{2g} \quad [m]$

dipende dall'installazione dipende dalla costruzione

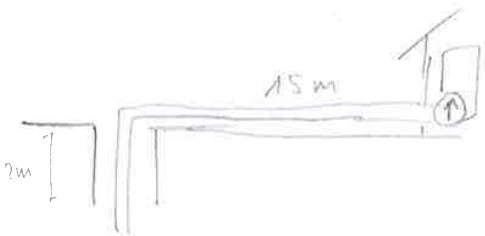
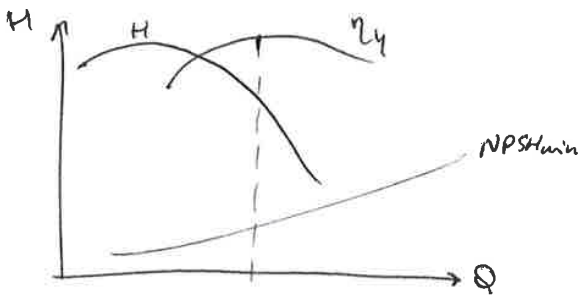
$NPSH_{dep} \geq NPSH_{min}$ se succede l'opposto ho la CAVITAZIONE
 Cavitazione nella pompa



che genera localmente sollecitazioni che alla lunga provocano un difetto

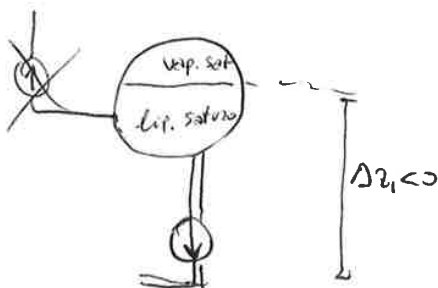
LA POMPA NON DEVE MAI ANDARE IN CAVITAZIONE

quando compri una turbopompa devo controllare $\{H(Q), \eta, NPSH_{min}\}$



potrebbe non essere solo Δz perché la lunghezza del tubo genera anche cadute di pressione per il tipo: $Y_a = kQ^2$

in una situazione in cui $P_a = P_v$ POTRE SOTTIERRE



in pst modo la più pressione pompa sente il battenti idrostatico e aumenta la pressione \Rightarrow non volo di saturazione

Turbo pompe

$D'' = 0,1 \text{ m}$
 $l'' = 0,05 \text{ m}$
 $\beta = 120^\circ = 2,094 \text{ rad}$
 $d = 0,28 \text{ m}$

$\dot{m} = 700 \text{ kg/s}$

$\eta_{cp} = 0,78$

$n = 1200 \text{ rpm} = 20 \text{ rev/s}$

$h = 1,8 \text{ m}$

$P_0 = 1 \text{ bar}$

$T_0 = 20^\circ \text{C}$

$\gamma_a = 0,46 \text{ m}$

$\rho = 1000 \text{ kg/m}^3$

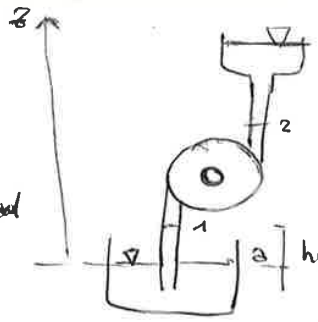
$\eta_v = \eta_m = 1$

$\bar{F} = 1$

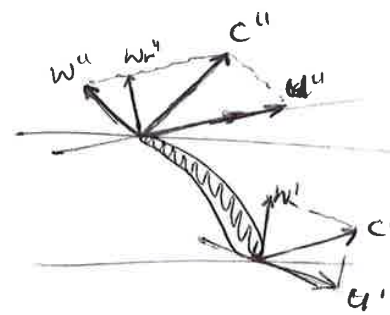
$P_2 = ?$

$H = ?$

$P_2 = ?$



24/11 8 ESERCITAZIONE



$u'' = D'' \cdot n = 25,13 \text{ m/s}$

$L_i = u'' c_a'' = c_a' u'$

$\varphi = \frac{w_r''}{u''} = 0,126$

$Q = \frac{\dot{m}}{\rho} = 0,2 \text{ m}^3/\text{s} \rightarrow w_r'' \int \pi D'' l'' = Q \Rightarrow w_r'' = 3,18 \text{ m/s}$

$w'' = \frac{w_r''}{\sin \beta} = 3,67 \text{ m/s}$

$\psi = \frac{L_i}{u''^2} = 2(1 + \varphi \cot \beta)$

$\Rightarrow \psi = 1,85 \Rightarrow L_i = 584,15 \text{ J/kg}$

~~$P_2 = \dot{m} L_i = 116,3 \text{ kW}$~~
 ~~$116,3 \text{ kW}$~~

$L_i = gH \Rightarrow H = 46,4 \text{ m}$

$P_i = L_i (\dot{m} + \dot{m}_f) = L_i \frac{\dot{m}}{\eta_v} = \frac{\rho H \dot{m}}{\eta_v} = 116,7 \text{ kW}$

$P_0 = \frac{P_i}{\eta_p \eta_m} = 149,7 \text{ kW}$

in aspirazione $L_i - L_w = \frac{P_1 - P_0}{\rho} + \frac{c_1^2 - c_0^2}{2} + g(z_1 - z_0) \rightarrow P_2 = 0,720 \text{ bar}$
 $[m] = \frac{1}{g}$

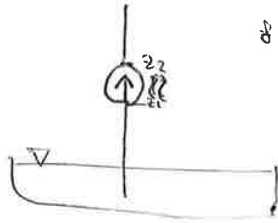
$c_1 = \frac{\dot{m}}{\rho d^2 n} = 3,25 \text{ m/s} = c_2$

2) $L_i - L_w = \frac{P_2 - P_1}{\rho} + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) \rightarrow P_2 = 0,720 \text{ bar}$
 $1) \quad \frac{L_i - L_w}{\rho} = \frac{P_2 - P_1}{\rho} \Rightarrow P_2 = 0,720 \text{ bar}$

21 LEZIONE 20/11

$G \approx 0$

$z_2 - z_1 \approx 0$



$\delta H = \frac{\Delta p}{\rho} \rightarrow \Delta p = \rho g H_p$

$\Delta p = f(\rho)$

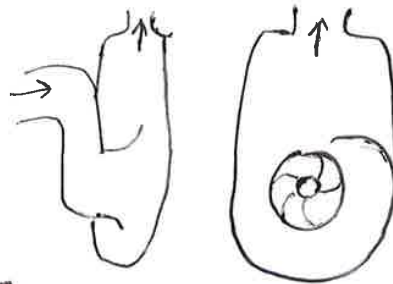
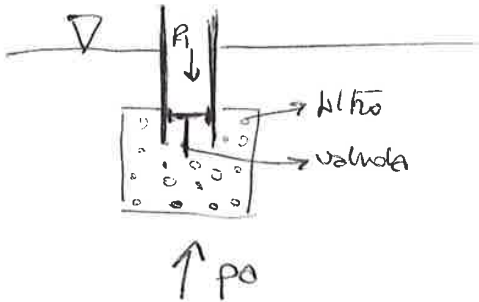
Come faccio a realizzare l'autoavanzamento della pompa?

Se all'entrata ho aria ($\rho = 1.23 \text{ kg/m}^3$).

ho un $\Delta p \approx \frac{\Delta p_{acqua}}{1000} \Rightarrow$ pompa non autoavanzante

Per risolvere il problema, metto un rubinetto alla mandata, riempendo la pompa e svasandola.

Oppure posso mettere un filtro nel tubo di aspirazione con una valvola di non ritorno ritorno
 $p_1 < p_2$ non ritorno

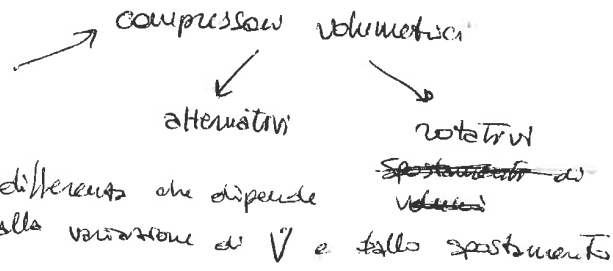


pompa
adescante

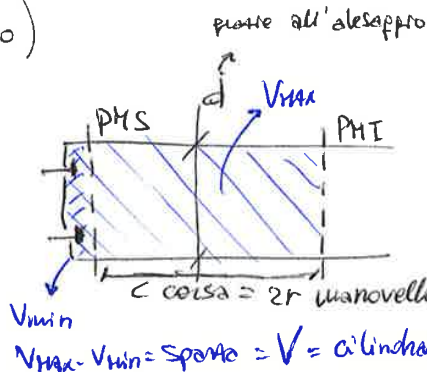
oppure posso fare in modo che la pompa stia fra l'acqua, e progettandola diversamente

COMPRESSORI VOLUMETRICI

macchine operative (non più turbomacchine)



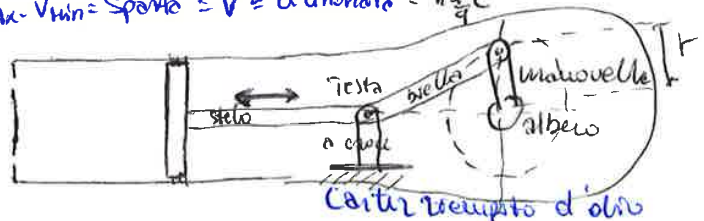
- Compressori alternativi (o a stantuffo)



PHS: punto morto superiore: max compressione

PHI: punto morto inferiore: max espansione

$V_{max} - V_{min} = \text{spazio} = V = \text{cilindrata} = \pi \frac{d^3}{4} C$



Filtro
 quindi lo stantuffo entra, deve ritirarsi l'olio, in modo da consumarne meno. Cio' viene permesso grazie a degli anelli raschia olio

LUBRIFICAZIONE: IMPORTANTE \Rightarrow deve sparare olio da tutte le parti

5)

$Q = 90 \text{ l/s}$

$n = 3000 \text{ rpm}$

$r = 3 \text{ m}$

$Q_1 = 100 \text{ l/s} \rightarrow \frac{y}{e} = 0.6 \frac{\text{m}}{\text{m}} \rightarrow \gamma(100 \text{ l/s}) = 1.8 \text{ m} \quad \gamma = kQ^2 \rightarrow k = 1.80$

$P_a = 1 \text{ bar}$

$T_2 = 20^\circ \text{C}$

$\text{NPSH} = ?$

$\gamma(90 \text{ l/s}) = 1.46 \text{ m}$

$$\frac{P_a - P_v}{\rho g} - z_1 - \gamma \gamma \rightarrow \frac{Q^2}{2g} + \lambda \frac{W_i^2}{2g}$$

NPSH_{dip} NPSH_{min}

T	Pv (10 ³ bar)
19.51	27.7
20.43	20
20	$P_v = 23.4 \cdot 10^{-3} \text{ bar}$

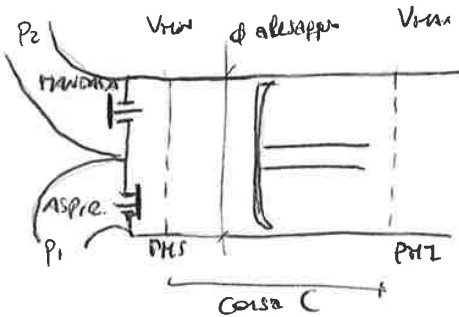
~~NPSH_{dip} = 5.5 m~~

NPSH_{dip} = 5.5 m NPSH

$n = 1750 \text{ rpm}$

22 LEZIONE 28/11

COMPRESSORI VOLUMETRICI



$V_{max} - V_{min} = \text{cilindrata} = V$

$V_{min} = V \text{ spazio morto}$

definisce: GRADO SPACIO RECIDIO

$\mu = \frac{V_{min}}{V}$

rapporto compressione

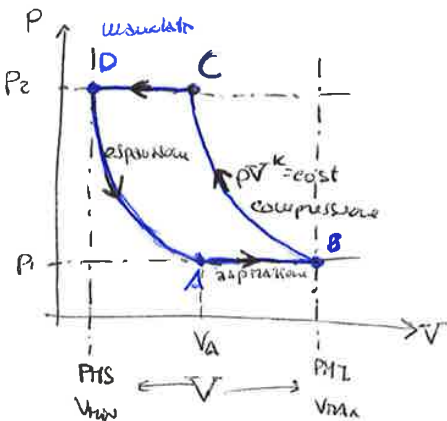
→ volumetrico $\frac{V_{max}}{V_{min}} = \rho$

$\rho \approx < 6$

→ isometrico di compressione $\frac{P_2}{P_1} = \beta$

$\beta \approx < 6 \div 10$

valvola A: aperta, entra fluido a P₁



ip: funzionamento ideale:

- 1) scambi calore con esterno trascurabili
- 2) forze di peso sono trascurabili
- 3) le cadute di pressione sulle valvole sono trascurabili
- 4) valvole automatiche, istantanee
- 5) gas ideale → compressione/espansione isentropiche.

Le valvole si aprono non appena da un lato la pressione è superiore a quella che ho dall'altro lato; ciò idealmente avviene istantaneamente, nella realtà i tempi di risposta sono diff.

CICLO DI LAVORO

Ciclo termodinamico

e lo qui ho V (grand. Estensiva)

mentre in caso termod. avrei

v (intensiva); inoltre CB, e DA sono

trasformazioni termod. iso DC e AB hanno $\Delta m = 0$

non sono trasform. termod.

LAVORO A CICLO

$$\oint_{\text{isentratico}} \delta Q + L_i = \oint V dp + \Delta \delta_{\text{co}} + \Delta \delta_{\text{p}} + \Delta \delta_{\text{cf}} + L_w$$

Hp: ideale \Rightarrow

$$L_{C, \text{id}} = \oint V dp \quad [J] \quad \text{Lavoro ciclo} = \int_B^C V dp - \int_A^D V dp$$

Compression espansione

$$= \frac{k}{k-1} (P_1 V_B) \left[\frac{P_2}{P_1}^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right] - \frac{k}{k-1} P_1 V_A \left[\frac{P_2}{P_1}^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right]$$

$$\Rightarrow L_{C, \text{id}} = \frac{k}{k-1} P_1 (V_A - V_B) \left[\beta^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right] = \frac{k}{k-1} \rho_{\text{id}} P_1 V \left[\beta^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right] \quad [J]$$

$$P_{i, \text{id}} = L_{C, \text{id}} \dot{n} = L_{i, \text{id}} \cdot \dot{m}$$

Lavoro a ciclo $[J]_{\text{ciclo}}$ Lavoro massico $[J/kg]$

$$\dot{m} = \rho_{\text{id}} P_1 \dot{V}_n$$

$$\Rightarrow L_{i, \text{id}} = \rho_{\text{id}} \left[\beta^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right]$$

Vale anch'anche per l'umidità

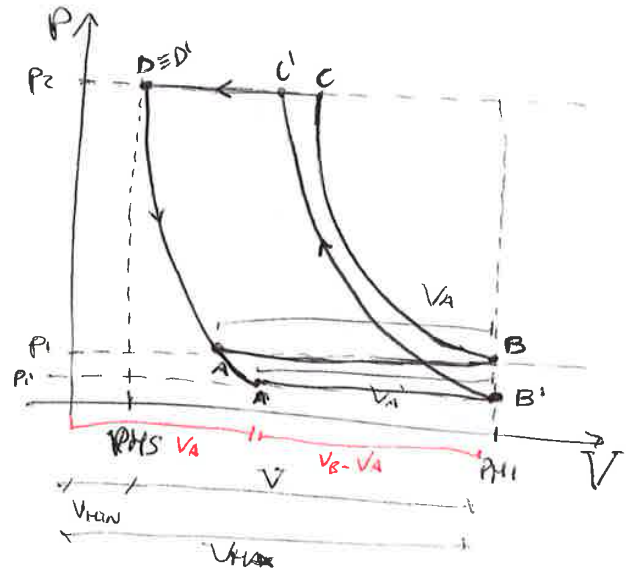
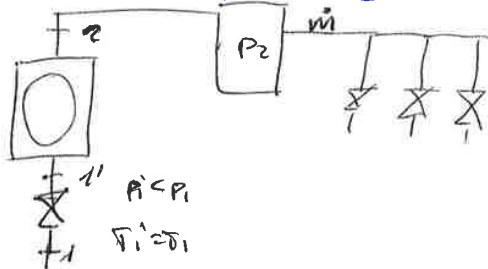
REGOLAZIONE COMPRESSORI ALTERNATIVI a stantuffo (funzionamento ideale)

01/12 23 LEZIONI

il linea di principio ne ho 5 tipi

- laminazione ASPIRAZIONE/INFIATA
- n giri
- riflusso.
- capacità addizionale allo spazio morto

LAMINAZIONE ASPIRAZIONE



$$\dot{m} = \rho_{\text{id}} P_1 \dot{V}_n$$

$$\rho_1 = \frac{P_1}{R T_1}$$

$$\rho_1' = \frac{P_1'}{R T_1}$$

$$\dot{m}' = \rho_1' P_1' \dot{V}_n'$$

$$(V_B - V_A) = \rho_{\text{id}} V \quad \rho_{\text{id}} < \rho_{\text{id}}$$

$$(V_B - V_A') = V \rho_{\text{id}}$$

$$\rho_{\text{id}} = (1 - \mu) [\beta^{1/k} - 1]$$

$$\beta = \frac{P_2}{P_1} \quad \beta' = \frac{P_2}{P_1'} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \rho_{\text{id}}' < \rho_{\text{id}}$$

Se vogliamo $\dot{m}' = 0.7 \dot{m}$ $\frac{P_1'}{P_1} > 0.7$

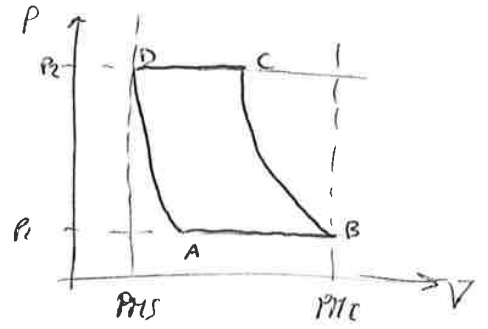
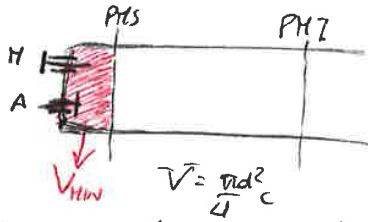
n.b.: regolazione vantaggiosa se ho almeno $\beta \approx 3$ o superiore

Regolazione con capacità addizionale allo passo morto

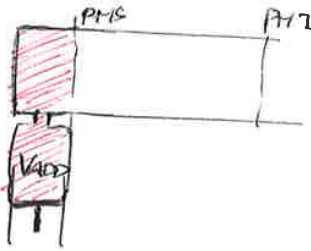
$$\dot{m} = \lambda_{vid} p_i i V h$$

$$(V_B - V_A) = \lambda_{vid} V \quad \lambda_{vid} = 1 - \mu (\beta^{k-1})$$

$$\mu = \frac{V_{min}}{V}$$



introduco $\mu' > \mu \Rightarrow (V_{min} + V_{add})/V$



V_{add} = aggiunto piccolo serbatoio

$$V_{max} = V_{max} + V_{add}$$

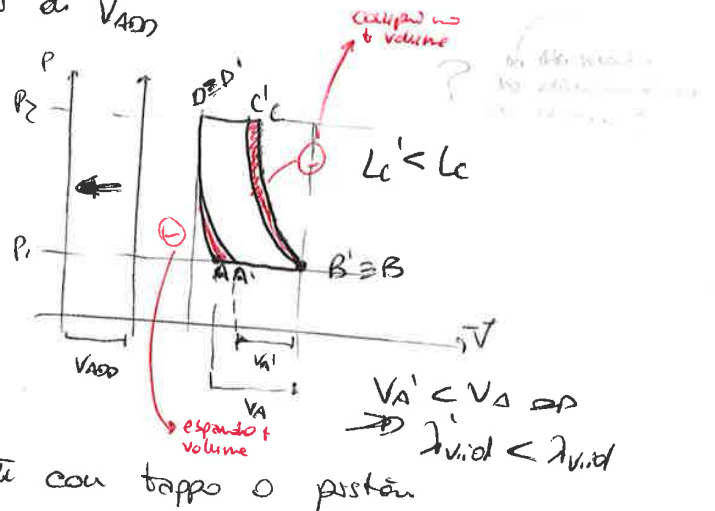
$$V_{min} = V_{min} + V_{add}$$

$$V = V_{max} - V_{min}$$

$\beta = \text{cost}$
in fluido in espansione = cost

traslo l'origine destra assi di V_{add}

$$\frac{\dot{m}'}{\dot{m}} = \frac{1 - \mu' (\beta^{k-1})}{1 - \mu (\beta^{k-1})} \propto \frac{\lambda'_{vid}}{\lambda_{vid}}$$



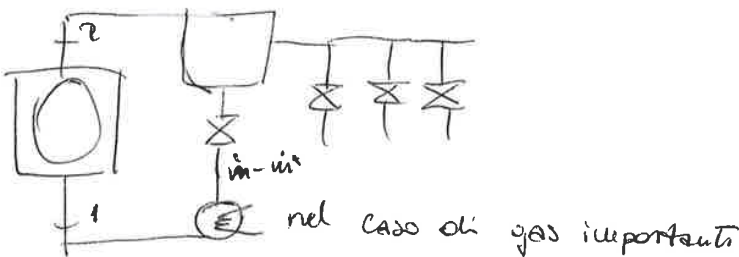
$$L_c \propto \lambda_{vid} \Rightarrow \frac{L'_c}{L_c} = \frac{\lambda'_{vid}}{\lambda_{vid}} = \frac{P_{ass}}{P_{ass}}$$

poiché $P_{ass} = P_i = m_i L_i = L_c i n \rightarrow$

$L_i = \text{cost}$

$\Rightarrow V_{add}$ viene regolato con un manometro con tappo o piston

Variazione con riflesso



C) V_{ADD}

$$V_{MIN} = V_{MIN} + V_{ADD}$$

$$V_{MAX} = V_{MAX} + V_{ADD}$$

$$\frac{\lambda'_V}{\lambda_V} = \frac{1 - \mu(\beta^{k-1})}{1 - \mu(\beta^k - 1)} < 1$$

$$\mu' = \frac{V_{MIN}}{V'} = \mu + \frac{V_{ADD}}{V}$$

$$\beta' = \beta$$

$$\frac{m'_i}{m_i} = \frac{\lambda'_V}{\lambda_V} = \frac{P_a'}{P_a} = \frac{L'_c}{L_c}$$

$$P_a' = \frac{1}{2} P = 3.14 \text{ kW}$$

$$\mu' = \frac{1 - 0.581V}{\beta^{k-1}} = 0.282$$

$$V_{ADD}^* = V(\mu' - \mu) = 0.18 \cdot 10^3 \text{ m}^3$$

D) Riflusso

$P_a = ? \rightarrow P_a' = P_a = 628 \text{ kW}$

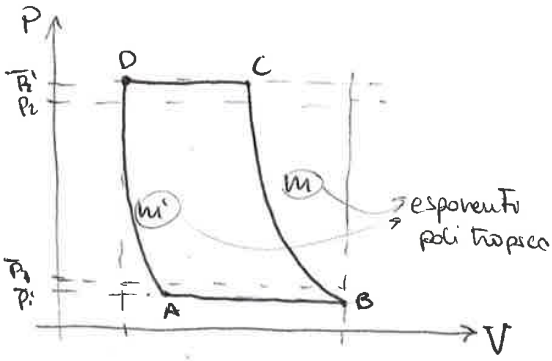
Rispetto	$m'_i = m_i \frac{1}{2}$	$\frac{\lambda'_V}{\lambda_V}$	$\frac{\beta'}{\beta}$	$\frac{L'_c}{L_c}$	$\frac{P_a'}{P_a}$	$\frac{L'_i}{L_i}$
n pu'		1	1	1	0.5	1
COND.	canin.	0.53	1.65	0.71	0.71	>1
<u>IDEALI</u>	V_{ADD}	0.5	1	0.5	0.5	1
	riflusso	1	1	1	1	0.2

la soluzione ottimale non è così scontata, dipende anche dalla disponibilità di soddisfare la richiesta.

Il riflusso è la soluzione + semplice.

la soluzione + economica potrebbe essere appoggiare un serbatoio appuntato, o vice se in varia spazialmente, meglio il riflusso che costa meno

CICLO CONVENTIONALE



$$L_c = \int_B^C \bar{V} dp - \int_A^D \bar{V} dp = \frac{m}{m-1} \bar{V}_B - \frac{m'}{m'-1} \bar{V}_A$$

$$L_c = \left[\frac{m}{m-1} \bar{P}_1 \bar{V}_B \left[\bar{P}_1^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right] - \frac{m'}{m'-1} \bar{P}_2 \bar{V}_A \left[\bar{P}_2^{\frac{m'-1}{m'}} - 1 \right] \right]$$

$$\bar{P}_1 = \frac{P_2}{P_1}$$

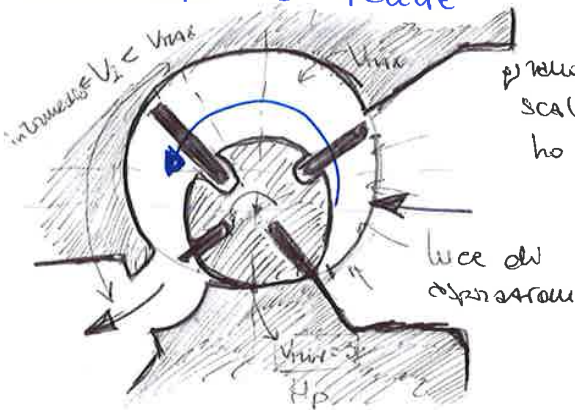
$$\lambda_v = \eta_T \eta_p (1 - \delta_1) \left\{ 1 - \mu \left[\frac{\bar{P}_1}{\eta_c} - 1 \right] \right\}$$

$$\lambda_v \ll \lambda_{v, id}$$

$$P_i = \frac{L_c \dot{m}}{\eta_m} \rightarrow P_{ass} = \frac{L_c \dot{m}}{\eta_m}$$

COMPRESSORI VOLUMETRICI ROTATIVI (2 TIPI)

COMPRESSORI A PALETTE



pendo il rotore, le palette escono ed entrano nelle scanalature. ho V_{max} quando le 2 palette sono speculari rispetto l'asse. pendendo il rotore, comprime la massa in V_{min} .

$$V = V_{max} - V_{min} = V_{max}$$

$$\rho = \frac{V}{V_1} \text{ rapporto volumetrico compressione}$$

$$P_i = P_2 \rho^m \quad V_i \downarrow \rightarrow P \uparrow \Rightarrow P_i \uparrow$$

RODRE



appunto una molla, nel caso in cui la forza centrifuga non avesse esteri sufficienti: un pezzo attiti, ridotto non da oro, ma rapporto con palette in profilo

non ho valvole, \rightarrow auto distribuzione, prodotti trafilamento ≈ 0 pochi a ~~partita~~ camera che prende con ogni palette \rightarrow molto rapporto rispetto le perdite su trafilamento

$P_{pass} = \frac{P_i}{\eta_m}$

$P_i = i L c h = i u L_i$

$$L_i = \frac{P_i}{i} \int \frac{u}{u-1} (p^{u-1}) + \frac{\beta - p^u}{p} du$$

$$\Rightarrow L_i = \frac{P_i}{R T_i} \left\{ \frac{u}{u-1} (p^{u-1}) + \frac{\beta - p^u}{p} \right\}$$

Relazioni compressori a pistone

- Esaminazione

alla ~~velocità~~

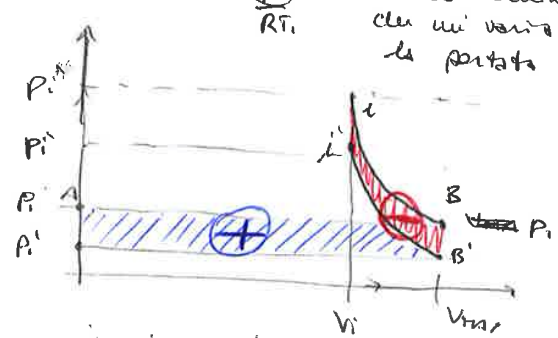
non ha senso perché per motivi geometrici non riduce la portata.



ASPIRAZIONE: $u_i = p_i i V_n$

$\Rightarrow u_i = p_i \left[\frac{i V_n}{R T_i} \right] \text{ cost}$

$\frac{p_i}{R T_i}$ → l'unico termine che varia la portata



P_{12} è grande
 $p \Rightarrow$ più sale
 $P_i \Rightarrow$ più lavoro
 lavoro
 ⊖ cresce man mano che cresce p , approssimanti di ⊕ \Rightarrow lavoro diminuisce

in che modo al crescere di p (con T_i e V_n cost) ⊕?

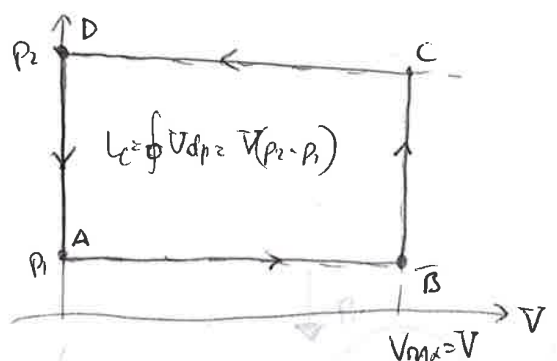
- numero di giri: $u_i = p_i i V_n$

$P_{pass} = \frac{i L c h}{\eta_m}$

l'attito meccanico c'è indipendentemente se ho gas o polvere ~~prodotto~~, e to v la velocità dopo

- riflusso (non è la compressione a riflusso). ~~to~~ sempre uguale!

COMPRESSORI ROOTS



$u_i = p_i i V_n \eta_v$

→ dovuto alle fughe molto alte per lo scorcio ~~la~~ tenuta dei lobi

$P_{pass} = \frac{i L c \eta}{\eta_m}$

$P_i = u_i L_i = i L c \eta \Rightarrow L_i = \frac{i V (p_2 - P_1) \eta}{\eta_m \frac{P_i}{R T_i} i V_n} =$

$\Rightarrow L_i = \frac{R T_i}{\eta_v} (\beta - 1) = c_p (T_2 - T_1)$

(4)

$\rho = 2.5$
 $P_1 = 98 \text{ kPa}$
 $T_1 = 288 \text{ K}$
 $P_2 = 588 \text{ kPa}$

$m = 1.35$
 $\eta_m = 0.9$
 $n = 3000 \text{ rpm}$

$P_a = P_{10} + P_{m0}$

$\dot{m}_i = \rho_i (iV) n =$

Hp: perdite
meccaniche
COST

$V_{TOT} = 2000 \text{ cm}^3 = 2 \text{ l}$

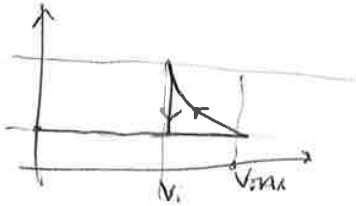
$P_0 = ? \text{ se } (P_2 = P_1)$

$\rho_i = \frac{P_i}{RT_i} = 1.19 \text{ kg/m}^3 = 0.119 \text{ kg/s}$

$L_i = RT \left[\left(\rho \frac{m_i}{m} - 1 \right) \frac{m}{m_i} + \frac{\beta - \rho^{m_i}}{\rho} \right] = 205 \text{ kJ/kg}$

$\Rightarrow P_i =$

$L_i - L_0 = \Delta L_0 = \frac{R}{\rho} \ln \left(\frac{\beta - \rho_0}{\rho} \right) = 165.31 \text{ kJ/kg} \Rightarrow L_{i,0} = 39.70 \text{ kJ/kg}$



$P_{10} = 0.119 \cdot 39.70 = 4.72 \text{ kW}$

$P_{m,0} = P_m = (1 - \eta_m) P_a = \frac{1 - \eta_m}{\eta_m} \dot{m}_i L_i = 2.71 \text{ kW}$

$P_{a,0} = 7.41 \text{ kW}$

(5)

$V_{TOT} = 2000 \text{ cm}^3$

$\omega = 709.5 \text{ rad/s}$

$P_1 = 100 \text{ kPa}$

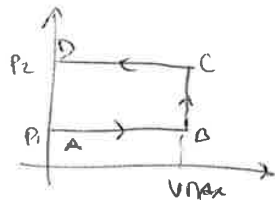
$T_1 = 290 \text{ K}$

$P_2 = 180 \text{ kPa}$

$\eta_v = 0.8$

$\eta_m = 0.95$

$P_2' = 200 \text{ kPa}$



$n = 2000 \text{ rpm}$

$P_i = \dot{m}_i L_i = n L_c$

$\dot{m}_i = \rho_i V n \eta_v = 0.0641$

$\rho_i = 1.201 \text{ kg/m}^3$

$L_c = 1 V (P_2 - P_1) = 160 \text{ J/ciclo}$

$L_i = \frac{n L_c}{\dot{m}_i} = 83.2 \text{ kJ/kg}$

$P_a = \frac{n L_c}{\eta} = 5.61 \text{ kW}$

$T_2 = T_1 + \frac{L_i}{c_p} = 372.8 \text{ K}$

$L_c = 1 V (P_2' - P_1) = 200 \text{ J/ciclo}$ $f_{uphe} \propto \beta$

$\eta_v = \frac{\dot{m}_a}{\dot{m}_2} = \frac{\dot{m}_2 - \dot{m}_f}{\dot{m}_a}$

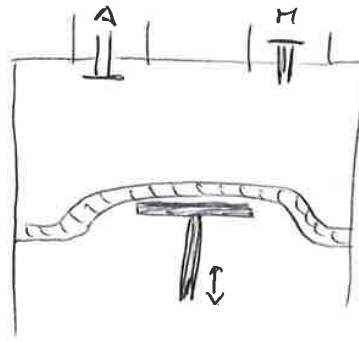
$\frac{\dot{m}_f}{\dot{m}_a} = \frac{P_2'}{P_2} = \text{vedi ipotesi}$

$\eta_w' = \frac{\dot{m}_a - \dot{m}_f}{\dot{m}_a} = \frac{1 - \dot{m}_f}{\dot{m}_a} = 1 - \frac{P_2'}{P_2} (1 - \eta_w) = 0.79$

~~0.79~~

$\dot{m}_i' = \dot{m}_i \frac{\eta_w'}{\eta_v} = 0.0625 \text{ kg/s}$

A MEMBRANA



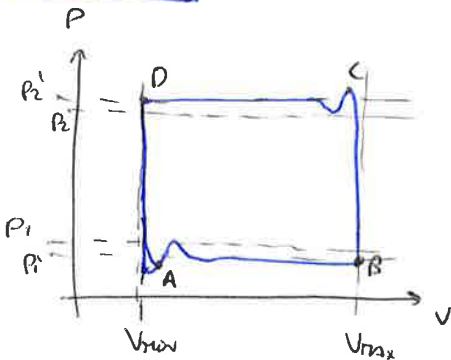
l'aperta deformabile
attaccata al pistone

ho delle miscele, (tipo calcestruzzo e acqua) cioè un po' di sferi d'atti

Pompe dosatrici: parcaire la quantità di sostanza ~~est~~ trasferita

Caso reale

le valvole non sono istantanee → hanno dell'inerzia



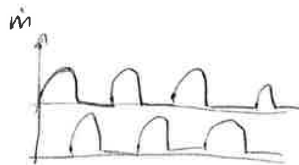
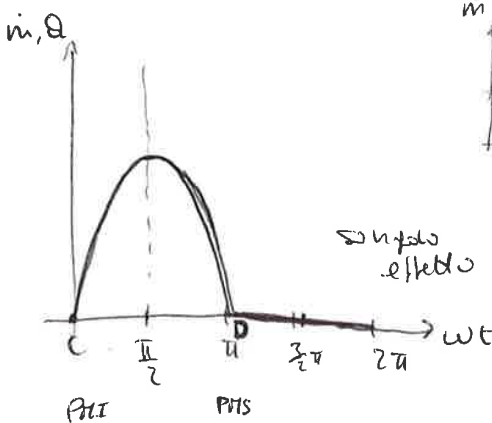
$P_2' > P_2$ $P_1 < P_1$ \textcircled{C} e \textcircled{A} : l'inerzia delle valvole un
ritarda l'apertura → ho un
picco di Δp e poi una depressione
e poi si stabilizza; caso duali
per A (prima depressione poi aumento
 $\Delta p > 0$)

Le pulsioni indicano che la p non
è proprio cost. solo p
cio' un'oscillazione una variazione
nell'area del ciclo

IDEALE: $L_c = V(P_2 - P_1)$

REALE: $L_c = \frac{V(P_2 - P_1)}{\eta_v}$ → rendimento
volumetrico

$P_2 = \frac{i L_c n}{\eta_m}$ $\eta_m < 1$



2 postori stasati
doppio effetto

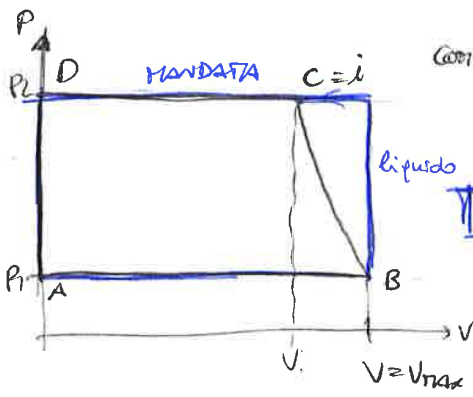


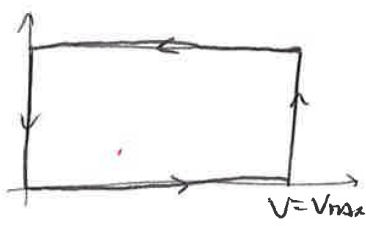
GRAFICO
 COMPR. POMPE A
 PALETTE
 → lavoro
 con il fluido
Comprimibile

a differenza
 del compressore,
 la pompa a palette
 non comprime il
 liquido ($\rho \approx \text{cost}$)

devo lavorare con
 la luce di mandata
 aperta fino a quanto
 non raggio il V_{max} ;
 ed altri ho delle modifiche opportune
 che mi consentono di fare ciò.

appena arrivo a V_{max} → "chiuso" asp. → "apri" mandata

~~potrei pensare~~ non ho V_i nella pompa a palette (rk ho fluido incomprimibile!)



$$\dot{m} = \eta_v \rho_i V n$$

$$V = V_{max} - V_{min} \quad \text{all'arrivo} \Rightarrow V = V_{max}$$

dopo ho che $V_{max} - V_{min} \uparrow$

la differenza tra pompe roots e a ingranaggi sta proprio nel fatto che nella
 seconda ho strisciamento; nelle roots ho bisogno d'avere 2 motori e 2 alberi, nella
 seconda ne basta uno, che si trascina l'altro e ho meno perdite.
 La seconda viene bene quando il fluido è olio lubrificante, o quando
 non mi importa se il fluido che comprimo si spreci.

CONDIZIONI DI ESERCIZIO: solitamente ho pressione di mandata tra
 100 - 150 bar. Mi consente di sollevare grandi
 pesi (anche pesanti)

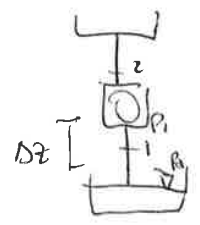
REGOLAZIONE POMPE

LAMINAZIONE → MANDATA
→ ASPIRAZIONE

- n giri sempre
- v flusso sempre
- cilindrata variabile va bene pu più a palette o comp. più in cui posso variare l'eccentricità del motore

n giri: $\dot{m} = \eta_v \rho_i V n \rightarrow \dot{m} \propto n$

LAMINAZIONE ASPIRAZIONE



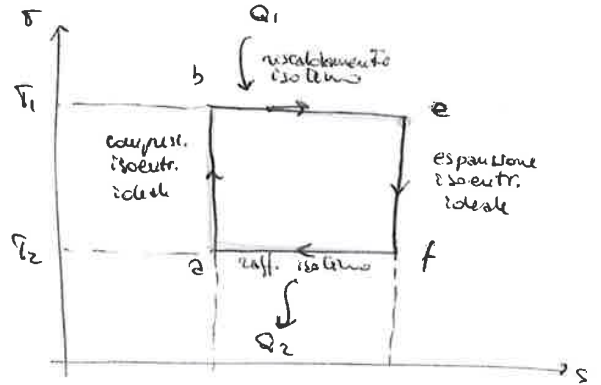
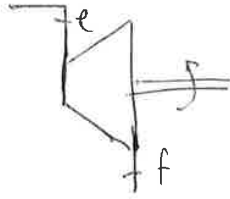
$P_1 < P_0$ per caduta di pressione; se $P_1 \rightarrow$ tensione di vapore a
 quella $T \rightarrow$ ho rischio
 di CAVITAZIONE
 → NON METTO MAI valvole
 di laminazione all'aspirazione

Impianti termoelettrici

16/12 28 LETTONE

- CICLO TERMODINAMICO

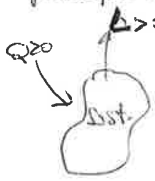
Richiamo: ciclo di Carnot



$$Q_1 = \int_b^c T ds = T_1 \Delta s$$

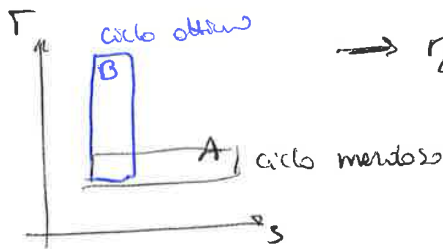
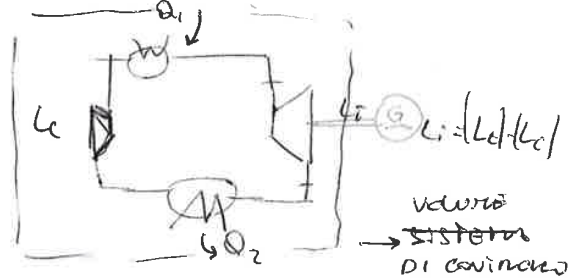
$$Q_2 = - \int_f^a T ds = T_2 \Delta s$$

1° principio: $Q_e \oplus Li = \oint \delta l + \Delta U_{c.p.i.} \rightarrow Li = Q_e = Q_1 - Q_2 = (T_1 - T_2) \Delta s$



$$\eta = \frac{Li}{Q_1} =$$

$$= \frac{(T_1 - T_2) \Delta s}{\Delta s T_1} = \frac{T_1 - T_2}{T_1}$$



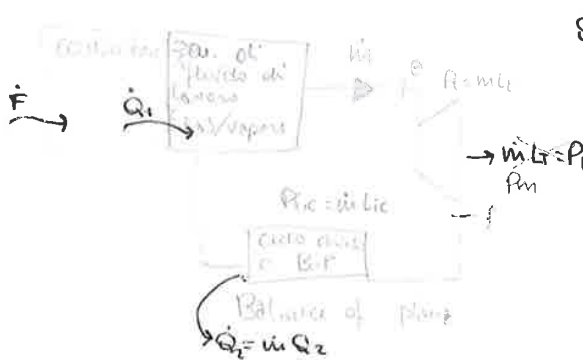
$$\rightarrow \eta = 1 - \frac{T_2}{T_1}$$

$$\eta_A = 1 - \frac{T_{2A}}{T_{1A}}$$

$$\eta_B = 1 - \frac{T_{2B}}{T_{1B}}$$

per massimizzare $\eta \rightarrow T_1 - T_2$ deve massimizzarsi

per alimentare un turbina: impianto termoelettrico con combustibili



$$\dot{Q} = \dot{Q}_1 \dot{m}_i$$

$$\dot{F}: \text{quantità di combustibile} = \dot{m}_i H_i$$

potere calorifico superiore

gasolio 1 kg \rightarrow 10200 kcal/kg

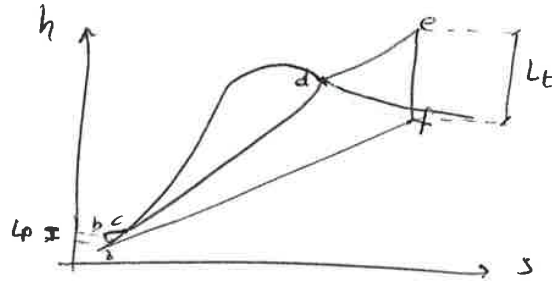
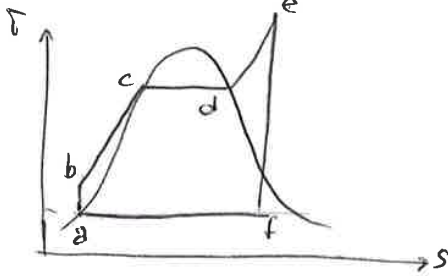
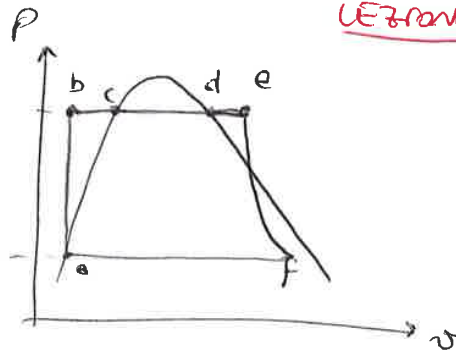
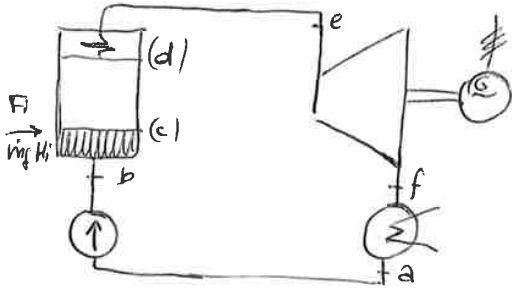
petrolio 1 kg \rightarrow 11700 kcal/kg

gas naturale 1 Sm³ \rightarrow 8250 kcal/kg

$T = 15^\circ C$
 $p = 1 \text{ bar}$

Cicli a vapore $\rightarrow \rho \approx 1000 \text{ kg/m}^3$

LEZIONE 31 09/01



$L_t = i_e - i_f$ Turbina

$L_p = i_b - i_a$ Pompa

$Q_1 = i_e - i_b$ gen. vapore

$Q_2 = i_f - i_a$ Condensatore

$L_i = L_t - L_p \approx L_t$

includo L_p nel $\eta_{espansivo}$ (Freccia esatto chi vuole altri) perdite ausiliarie

$L_p = \Delta p v = \Delta p / \rho = \Delta p v (\rho_b - \rho_a)$

$\rho = 1000 \text{ kg/m}^3 \rightarrow v = 0.001 \text{ m}^3/\text{kg}$

$h_p: \Delta p = 50 \text{ bar} \Rightarrow L_p \ll L_t$

$Q_1 = i_e - i_b$

$L_p = i_b - i_a \approx 0 \Rightarrow i_b \approx i_a$

$\Rightarrow Q_1 = i_e - i_a$

$\Rightarrow \eta = \frac{L_i}{Q_1} = \frac{(i_e - i_f) - (i_b - i_a)}{(i_e - i_b)}$

$\approx \frac{i_e - i_f}{i_e - i_a} = \frac{L_t}{Q_1}$

Totamente a valle della turbina L_p L_i più dei suoi costi di perdite varie $\rightarrow \eta_0 L_i = L_u$

$L_u = \eta_0 L_i$ $\eta_u = \frac{L_u}{Q_1} = \eta_0 \frac{L_i}{Q_1} = \eta_0 \eta$

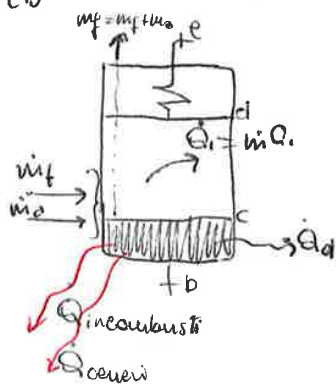
$\eta_g = \frac{\dot{m} L_u}{\dot{m} f H_i} = \eta_0 \frac{\dot{m} L_i}{\dot{m} f H_i} = \eta_0 \eta \left(\frac{\dot{m} Q_1}{\dot{m} f H_i} \right)$

$\eta_g = \eta_0 \eta \eta_0$

H_i : pot. calorific. inferora

rapporto eff. utile per vapore = η_0

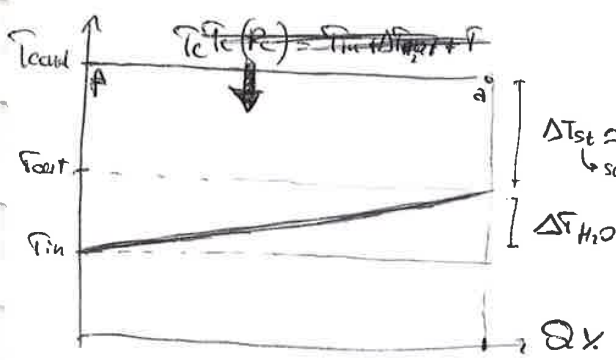
η_b quanto vale?



$T_s \approx T_{amb} \Rightarrow T_{amb} \Rightarrow Q_s$ non trascurabili: perdita al camino
 Q_d = dispersioni termiche

$\rightarrow \eta_b \approx 0.80$ o se sono fortunato 0.92

devo considerare anche vent. che portano l'aria in comb. comb \rightarrow influenza in η_0

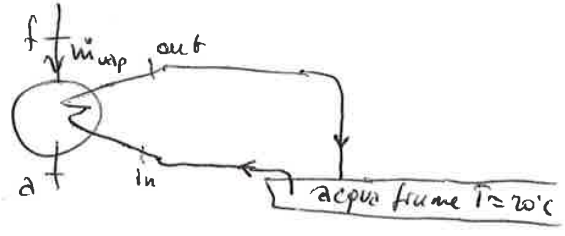


$$T_c(P_c) = T_{in} + \Delta T_{H_2O} + \Delta T_{st}$$

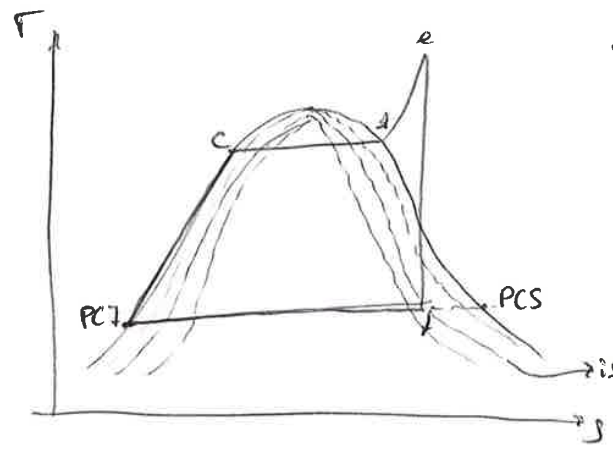
$T_c' < T_c$ $\Delta T + \text{piccolo}$
 $T_{in}' < T_{in}$ possibile

- $35^\circ\text{C} \rightarrow P_c = 0.056 \text{ bar}$
- $45^\circ\text{C} \rightarrow P_c = 0.1 \text{ bar}$
- $75^\circ\text{C} \rightarrow P_c = 0.032 \text{ bar}$

O_2 deve essere scaricata in ambiente
 O_2 a $T > T_{amb}$ (es. fiume)
 $T_{refrigeranti} = T_{amb}$



$$\dot{m}_v (h_f - h_g) = \dot{m}_{H_2O} c_{p2} \Delta T_{H_2O} \quad \text{rimane liquida}$$



TITOLO VAPORE $x = \frac{\dot{m}_v}{\dot{m}_v + \dot{m}_l}$

- 1 tubo vapore (PCS)
- 0 tubo liquido (PCZ)

$$\dot{m}_v \times \Delta h_{vap} = \dot{m}_{H_2O} c_{p,H_2O} \Delta T_{H_2O}$$

$c_{p,H_2O} = 4.186 \frac{\text{kJ}}{\text{kgK}}$
 ~ 4
 $\Delta h_{vap} \approx 2400 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$

$$\Rightarrow \dot{m}_{H_2O} = \frac{\dot{m}_v \times \Delta h_{vap}}{c_{p,H_2O} \Delta T_{H_2O}} = \frac{600}{\Delta T} \dot{m}_v$$

~~T_{out} è determinata~~

T_{out} è influenzata da ΔT_{H_2O} , a sua volta varia in $f(T_c) \rightarrow T_{out}$ non può essere troppo alta sia perché varia $(T_c) \rightarrow P_c \uparrow$ sia perché va ad alterare l'ecosistema $\rightarrow \Delta T_{max} \leq 10^\circ\text{C}$ inoltre $\Delta T_{out,max} \approx 3^\circ\text{C}$
 ~~$X_{R1} \rightarrow \downarrow \rightarrow \text{NO!}$~~

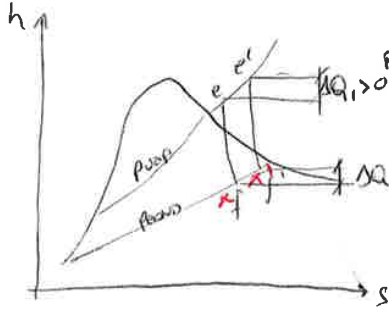
$$T_{cool} \approx T_{in} + 20^\circ\text{C} \sim 15 + 20 \approx 35^\circ\text{C}$$

$$\Rightarrow \dot{m}_{H_2O} \approx 60 \dot{m}_v$$

ovvero l'acqua che riversa nel fiume non deve causare un innalzamento di T_{amb} maggiore di 3°C

devo discutere fino a che punto posso fare più operazioni KK non posso avere un x troppo basso a valle della turbina

altra tecnica: aumento T suriscaldamento (T_e)



$\Delta Q_1 > 0 \Rightarrow T_e' > T_e$ $\Delta Q_2 < 0$

divergenza isobare $\Rightarrow \Delta Q_1 \uparrow \Delta Q_2 \uparrow \Rightarrow \eta = 1 - \frac{Q_2}{Q_1} \uparrow$
 $x' > x$

posso pensare di aumentare sia T_e che P_{prop} per compensare per il decum. di x_p con l'aumento di x_T (TEORICAMENTE!)

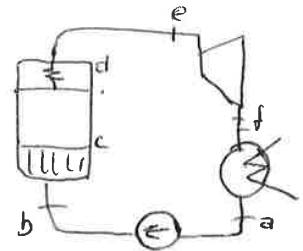
HO DEI LIMITI: MATERIALI, COMBUSTIBILI

\Rightarrow MATERIALI $\rightarrow T_{max}$ non troppo alta.

ho sollecitazioni unapp. nell' suriscaldatore (d)

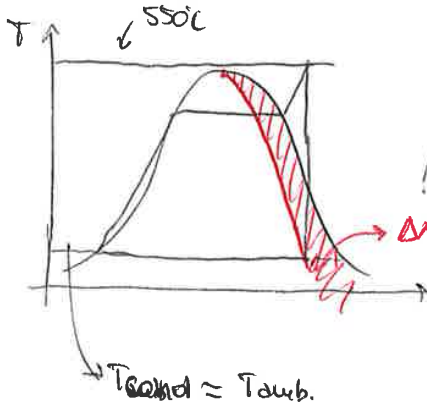
molte li passano anche: fumi con $T_{fumi} > T_d$

che sollecitano anche este \rightarrow ho limitazioni temporali



$\eta = \frac{E_{out}}{E_{in}} \text{ [J]} \Rightarrow \eta_{prop} = \frac{8760 \text{ ore}}{7200+6400 \text{ ore}}$ molto teorico \rightarrow sollecitazioni 2000 : 4000h

una se troppo pic tubo \rightarrow perdite tempo \rightarrow perdite $\Rightarrow T_{max} < 550^\circ\text{C}$ per limitare la formazione ossidi \rightarrow limito la corrosione



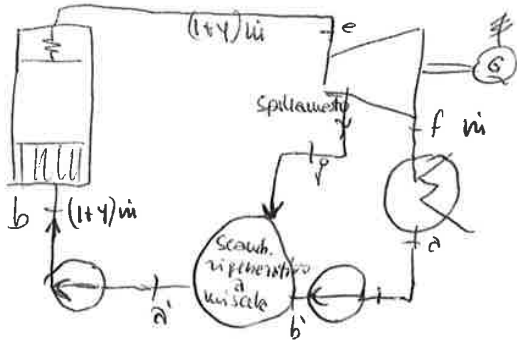
causa problemi alla turbina

$\Delta x \approx 60\% - 15\% \rightarrow K_{min} = 85\% \div 90\%$

$T_{amb} \approx T_{amb}$

devo trovare f per ottimizzare x e T : prima definisco x e salgo a trovare T_e T_e la interseco con la isobara $\rightarrow p$ \rightarrow ottengo la p + alta possibile, fissato T_e \rightarrow T_e

\Rightarrow COMBUSTIBILI: se ho combustibili non molto buoni (carbonate, rifiuti, idrocarburi molto pesanti) possono re formare ossidi molto forti che mi fanno abbassare $T_e \approx 460^\circ\text{C} \rightarrow P_{prop} = 60\text{bar} \rightarrow \eta \downarrow$ del 25-30%
 \rightarrow se non formo ossidi molto cattivi ho meno formazione ossidi



spillamento p: $y ni$

$\odot fa: ni$

$\ominus ba: (1+\gamma) ni$

$\gamma i_b + \gamma i_f = (1+\gamma) i_a \Rightarrow ni$ da spillare
 i più che cui fornisce

$$(i_b - i_a) = \gamma (i_f - i_a) \Rightarrow \gamma = \frac{i_b - i_a}{i_f - i_a}$$

definisco il grado di ripenerazione " R " = $\frac{i_b - i_a}{i_c - i_a}$

$R = \begin{cases} 0 & \text{senza ripenerazione} \\ 1 & \text{ripenerazione completa} \end{cases}$

$$\Rightarrow \gamma = R \frac{i_c - i_a}{i_f - i_a}$$

ni corrente ??

$$\dot{Q}_2 = ni (i_f - i_a) = \dot{Q}_2' \quad \dot{Q}_1 = ni (i_c - i_b) \quad \dot{Q}_1' = ni (1+\gamma) [i_c - i_a] \uparrow$$

$$P_i' = \dot{Q}_1' - \dot{Q}_2' = ni (i_c - i_f) + \gamma ni (i_c - i_f) \uparrow$$

$$\eta' = 1 - \frac{\dot{Q}_2}{\dot{Q}_1}$$

Se la potenza P_i' che \dot{Q}_1' aumentano, cosa

abbastanza ovvio che $ni \uparrow$; il rendimento aumenta altrettanto (per pst verso a ~~assolutamente non~~)

$$\eta' = 1 - \frac{\dot{Q}_2}{\dot{Q}_1} = 1 - \frac{\dot{Q}_2' - \dot{Q}_2}{\dot{Q}_1' - \dot{Q}_1} \Rightarrow \eta \uparrow$$

13/01

33 LEZIONE

Hp semplificative

$$\lambda = i_c - i_a \quad i_b - i_a = R (i_c - i_a) = R \lambda$$

$$h = i_c - i_b \quad i_c - i_a = (1-R) \lambda$$

$$h \text{ è uguale anche a } i_f - i_a \cong i_f - i_a \Rightarrow \gamma = R \frac{\lambda}{h}$$

$$\dot{Q}_1 = ni \left[1 + R \frac{\lambda}{h} \right] [h + (1-R) \lambda] \Rightarrow \eta = 1 - \frac{ni h}{ni \left[1 + R \frac{\lambda}{h} \right] [h + (1-R) \lambda]} \text{ sviluppo } \rightarrow$$

$$\dot{Q}_2 = ni h$$

$$\Rightarrow \eta = 1 - \frac{h}{h + R \frac{\lambda}{h} [h + (1-R) \lambda] + \frac{\lambda^2}{h} R (1-R)}$$

$$= 1 - \frac{h}{h + \lambda + \frac{\lambda^2}{h} (R(1-R))}$$

Se $R=0 \Rightarrow \eta' = 1 - \frac{h}{h+\lambda}$

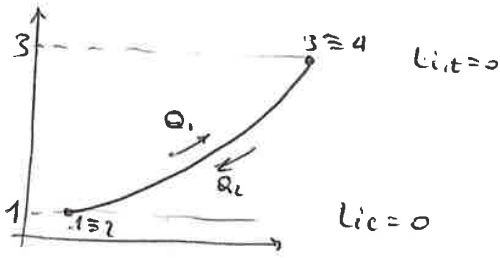
prima della ripen. $\eta = 1 - \frac{\dot{Q}_2}{\dot{Q}_1} = 1 - \frac{i_f - i_a}{i_c - i_a} \cong \eta'$

Se $R=1 \Rightarrow \eta' = 1 - \frac{h}{h+\lambda}$

diagramma

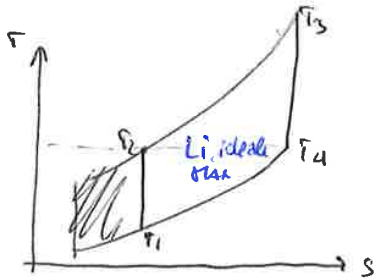
poiché $T_2 = T_3 \equiv$ punto inizio espansione \Rightarrow ritorno in 1 ($\equiv 4$) $\Rightarrow L_{ic} = L_{it}$
 \Rightarrow ho η_{max} ma $L_i = 0$ non va bene

Prob con β_{opt}

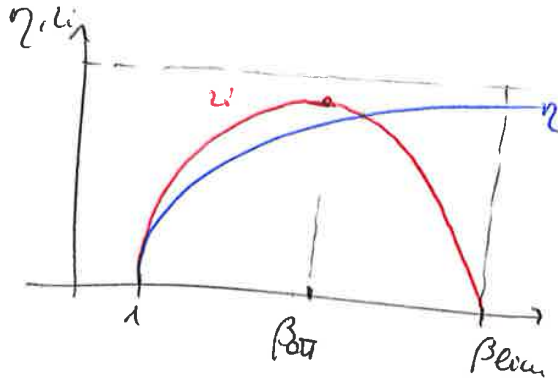


quello per $L_i = 0 \Rightarrow \beta = 1 \Rightarrow L_i = 0$

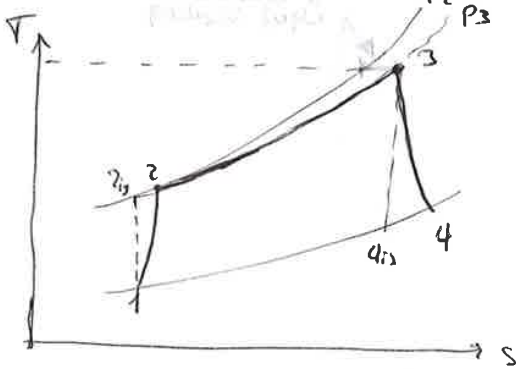
Il massimo lavoro ce ce l'ho quando $\beta_{opt} = \sqrt{\beta_{lim}}$ e $T_2 = T_4$



$$L_i = \eta Q_i = \left[1 - \frac{1}{\beta^{\frac{k-1}{k}}} \right] \left[c_p (T_3 - T_1 \beta^{\frac{k-1}{k}}) \right]$$



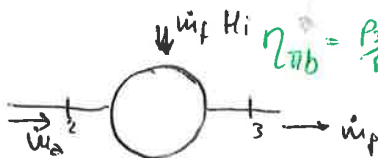
REALTA'



$$L_{ic} = c_p T_1 \left[\beta_c^{\frac{1}{k}} \left(\frac{k-1}{k} \right) - 1 \right] \quad c_p \text{ and } k \text{ are constants}$$

$$L_{it} = c_p T_3 \left[1 - \frac{1}{\beta_i^{\frac{k-1}{k}}} \right] \quad k_f \text{ e } c_{p_f}$$

nel combustore: $h_p: m_p =$ metano puro



$\eta_{th} = \frac{P_3}{P_2} < 1$ Dosatura $\alpha = \frac{w_a}{w_f}$ $d_{stech} \approx 16 \div 17$
 $\alpha_{combustore} \approx 45 \div 60$

$w_a + w_f = m_p$

$w_f [H_i + \alpha_f] \Rightarrow w_f H_i \eta_b + w_a c_p (T_2 - T_0) = w_f c_p (T_3 - T_0)$

dipende cosa brucio, non sempre $\alpha_f \ll H_i$

$\rightarrow \eta_b H_i + \alpha c_p (T_2 - T_0) = (1 + \alpha) c_p (T_3 - T_0)$