# Formulario Fisica Tecnica - Giulio De Pasquale

## Un ringraziamento speciale a Michele Albanese

$\mathbf{Indi}$	ce	2	2	Cicli	i	6
					2.0.1 Generale	6
1 Te	rmodinamica	3			Cicli simmetrici	6
1.1	Unità di Misura	3		2.2	Cicli a Gas	6
1.2		3			2.2.1 Sistemi chiusi	6
	1.2.1 Pressione	3			2.2.2 Sistemi aperti	7
	1.2.2 Calore	3	:		Cicli a Vapore	7
1.3	Masse Molari	3			2.3.1 Generale	7
1.4	Generale e Proprietà Gas	3			2.3.2 Cicli diretti	7
1.5	Calore, Energia Interna, Entalpia ed Entropia	3			2.3.3 Cicli indiretti	8
	1.5.1 Calore	3		<b></b>		0
	1.5.2 Energia Interna	$4^{-3}$			smissione del Calore	8
	1.5.3 Entalpia	4			Unità di Misura	8
	1.5.4 Entropia	4	•		Conduzione	8
	1.5.5 Liquidi	4			3.2.1 Unità di Misura	8
1.6	Trasformazioni Politropiche	4			3.2.2 Generale	8
1.7	Rendimenti	4	•		Convezione	8
1.8	Sistemi Bifase	4			3.3.2 Convezione Forzata	0
	1.8.1 Generale	4			3.3.3 Convezione Naturale	0
	1.8.2 Liquidi sottoraffreddati	4			Irraggiamento	9
1.9	Sistemi Aperti	4	,		3.4.1 Unità di Misura	9
	1.9.1 Generale	4			3.4.2 Costanti	9
	1.9.2 Macchina Aperta	4			3.4.3 Generale	9
	1.9.3 Turbina	5			3.4.4 Il fattore di vista	9
	1.9.4 Compressore / Pompa di Calore	5			3.4.5 Coefficienti di assorbimento, riflessione e trasmissione	9
	1.9.5 Scambiatore di Calore	5			3.4.6 Convenzioni per lo scambio termico tra superfici	10
	1.9.6 Diffusore ( $w$ decrescente) e Ugello ( $w$ crescente)	5			3.4.7 Scambio termico tra superfici	10
	1.9.7 Valvola di Laminazione	5			one seemed to make the superior of the seemed to the seeme	
1.10	) Macchine Motrici a gas $(\overrightarrow{L})$	5				
	1.10.1 Generale	5				
1.1	1 Macchine Operatrici a gas $(\overline{L})$	5				
	1.11.1 Macchine frigorifere	5				
	1.11.2 Macchine calorifere (pompe di calore)	5				

# Elenco delle tabelle

1	Gas e calore specifico	11
2	Trasformazioni politropiche	11
3	Conduzione - Coordinate cartesiane	11
4	Conduzione - Coordinate cilindriche	12
5	Conduzione - Coordinate sferiche	12
6	Convezione - Costanti adimensionali	12
7	Convezione - Condizioni di regime	13
8	Irragiamento - Calore	13

## 1 Termodinamica

## 1.1 Unità di Misura

Energia Interna  $U = [J], \bar{u} = [\frac{J}{Kq}];$ 

Calore  $Q = [J], \bar{q} = \left[\frac{J}{Kg}\right];$ 

Potenza Termica  $\dot{Q} = \left[\frac{J}{s}\right] = [W];$ 

Lavoro  $L = [J], \bar{l} = [\frac{J}{Kq}];$ 

Potenza Meccanica  $\dot{L} = \left[\frac{J}{s}\right] = [W];$ 

Entalpia  $H = [J], \, \bar{h} = [\frac{J}{Kg}];$ 

Entropia  $S = \begin{bmatrix} \frac{J}{^{\circ}\mathrm{K}} \end{bmatrix}, \ \bar{s} = \begin{bmatrix} \frac{J}{Ka^{,\circ}\mathrm{K}} \end{bmatrix};$ 

Temperatura  $T = [{}^{\circ}K];$ 

Pressione P = [Pa];

**Volume**  $V = [m^3], \, \bar{v} = [\frac{m^3}{Kq}];$ 

Massa m = [Kg];

Densità  $\rho = \left[\frac{Kg}{m^3}\right];$ 

Velocità  $w = \left[\frac{m}{s}\right];$ 

Costante Universale dei Gas  $R = [\frac{J}{{}^{\circ}\text{K} \cdot kmol}], R^* = \frac{R}{M} = [\frac{J}{Kg \cdot {}^{\circ}\text{K}}];$ 

Calore Specifico  $c = \left[\frac{J}{Kg \cdot {}^{\circ}K}\right];$ 

Massa Molare  $M = \left[\frac{Kg}{kmol}\right]$ ;

Portata Massica  $\dot{m} = \left[\frac{Kg}{s}\right];$ 

Portata Volumetrica  $\dot{V} = \dot{m}\bar{v} = \left[\frac{m^3}{s}\right];$ 

## 1.2 Conversioni

#### 1.2.1 Pressione

- 1 ata = 98066, 5 Pa;
- $1 \, bar = 10^5 \, Pa;$
- 1 atm = 101325 Pa;

#### 1.2.2 Calore

•  $1 \, cal = 4,184 \, J;$ 

## 1.3 Masse Molari

- H = 1;
- He = 4;
- C = 12:
- $N = 14, N_2 = 28;$
- $O = 16, O_2 = 32;$

## 1.4 Generale e Proprietà Gas

Da tenere sempre presente che

$$P\bar{v} = R^*T$$

riscrivibile come

$$PV = nRT$$

Inoltre, il I principio della termodinamica impone che

$$\Delta U = \overleftarrow{Q} - \overrightarrow{L}$$

- $R = 8314, 4 \frac{J}{\text{°K} \cdot kmol};$
- $n = \frac{m}{M}$  dove n = numero di moli;
- $c_p c_v = R^*$ , la relazione di Mayer;
- $\dot{V} = \dot{m}\bar{v}$  con  $\dot{V} = \text{portata volumetrica};$

## 1.5 Calore, Energia Interna, Entalpia ed Entropia

#### 1.5.1 Calore

- $Q = mc_x \Delta T \text{ con } c_x = cost;$
- $Q = mc_v \Delta T \text{ con } V = cost;$
- $Q = mc_p \Delta T \text{ con } P = cost;$
- $Q = T\Delta S \text{ con } T = cost;$
- $\dot{Q} = \dot{m}c_{materiale}\Delta T$ ;

## 1.5.2 Energia Interna

- $d\bar{u} = c_v dT$ , se gas perfetto;
- $d\bar{u} = Tds Pd\bar{v}$ ;

#### 1.5.3 Entalpia

- H = U + PV;
- $d\bar{h} = c_p dT$ , se gas perfetto;
- $d\bar{h} = Tds + \bar{v}dP$ ;
- $d\bar{h} = \delta q + \bar{v}dP$ ;

## 1.5.4 Entropia

- $ds = \frac{\delta q}{T}$ , nel caso di un processo reversibile;
- $\Delta S = \Delta S_{\overline{Q}} + \Delta S_{irr};$
- $ds = c_v \frac{dT}{T} + R^* \frac{d\overline{v}}{\overline{v}} \Rightarrow \Delta S = c_v ln(\frac{T_2}{T_1}) + R^* ln(\frac{V_2}{V_1});$
- $ds = c_p \frac{dT}{T} R^* \frac{dP}{P} \Rightarrow \Delta S = c_p ln(\frac{T_2}{T_1}) R^* ln(\frac{P_2}{P_1});$
- $ds = c_p \frac{d\bar{v}}{\bar{v}} + c_v \frac{dP}{P} \Rightarrow \Delta S = c_p ln(\frac{V_2}{V_1}) + c_v ln(\frac{P_2}{P_1});$
- $\Delta S \ge 0$  se il sistema è isolato;

## 1.5.5 Liquidi

- $c_{H_20} = 4186 \frac{J}{kg \cdot {}^{\circ}\text{K}};$
- $\bullet \ c = c_v = c_p;$
- $du = \delta q = cdT \Rightarrow \Delta u = c\Delta T$ ;
- $ds = c\frac{dT}{T} \Rightarrow \Delta s = cln(\frac{T_2}{T_1});$
- v = cost;
- $\Delta h = c\Delta T + v\Delta P$ ;

## 1.6 Trasformazioni Politropiche

- $P\bar{v}^n = cost;$
- $T\bar{v}^{n-1} = cost;$
- $PT^{\frac{n}{1-n}} = cost;$

### 1.7 Rendimenti

- $\eta_{confronto} = \frac{\eta_{serb-reale}}{\eta_{serb-ideale}};$
- $\eta_{II_P} = \frac{\eta_{reale}}{\eta_{ideale}} = \frac{L_{reale}}{L_{ideale}};$

### 1.8 Sistemi Bifase

#### 1.8.1 Generale

• Le transizioni di fase avvengono con P = costante e T = costante;

$$\bullet \begin{cases} \begin{cases} x = \frac{v - v_l}{v_v - v_l}; & con \ x = titolo, \ v = propriet\`{a} \ estensiva \\ v_{lv} = v_v - v_l \\ v = v_l + x v_{lv}; \\ h = h_l + x h_{lv}; \\ s = s_l + x s_{lv}; \\ u = u_l + x u_{lv}; \end{cases}$$

•  $dh = d\overleftarrow{q}$ ;

#### 1.8.2 Liquidi sottoraffreddati

- $h \cong h_{l@T}$ ;
- $s \cong s_{l@T}$ ;

## 1.9 Sistemi Aperti

#### 1.9.1 Generale

- $\dot{m} = \rho w \Omega$  con  $\Omega = sezione$ ;
- $\frac{dE}{dt} = \overleftarrow{m}[(\overleftarrow{h} \overrightarrow{h}) + g(\overleftarrow{z} \overrightarrow{z}) + \frac{\overleftarrow{w}^2 \overrightarrow{w}^2}{2}] + \overleftarrow{\dot{Q}} \overrightarrow{L} \text{ con } z = altezza \text{ e } g = accelerazione gravitazionale;}$
- $\frac{dS}{dt} = \overleftarrow{m}(\overleftarrow{s} \overrightarrow{s}) + \overrightarrow{S}_{\overleftarrow{Q}} + \overrightarrow{S}_{irr};$
- $\frac{dm}{dt} = \overleftarrow{m} \overrightarrow{m}$ ;

## 1.9.2 Macchina Aperta

Dispositivo adiabatico atto a scambiare lavoro per il quale si ipotizzano trascurabili le variazioni di energia potenziale e cinetica tra le sezioni di ingresso e di uscita.

- $\overrightarrow{m}(\overleftarrow{h} \overrightarrow{h}) \overrightarrow{L} = 0;$
- $\overleftarrow{m}(\overleftarrow{s} \overrightarrow{s}) + \dot{S}_{irr} = 0;$

#### 1.9.3 Turbina

 $-\eta_{isT} = \frac{\overrightarrow{L}_{reale}}{\overrightarrow{L}_{ideale}} = \frac{(h_1 - h_{2'})}{(h_1 - h_2)}$  con  $\eta_{is}$  = rendimento isoentropico;

## 1.9.4 Compressore / Pompa di Calore

$$- \eta_{isC} = \frac{\overrightarrow{L}_{ideale}}{\overrightarrow{L}_{reale}} = \frac{(h_1 - h_2)}{(h_1 - h_{2'})};$$

#### 1.9.5 Scambiatore di Calore

Gli scambiatori sono sistemi aperti stazionari che operano senza scambio di lavoro per i quali si ipotizzano trascurabili le variazioni di energia potenziale e cinetica tra le sezioni di ingresso e di uscita.

- $\dot{\overline{m}}(\overleftarrow{h} \overrightarrow{h}) + \overleftarrow{\dot{Q}} = 0;$
- $\dot{\overline{m}}(\overleftarrow{s} \overrightarrow{s}) + \dot{S}_{\overleftarrow{Q}} + \dot{S}_{irr} = 0;$
- $\bullet \ \, \stackrel{\longleftarrow}{\dot{Q}} = \stackrel{\longrightarrow}{\dot{Q}}$

## 1.9.6 Diffusore (w decrescente) e Ugello (w crescente)

I diffusori e gli ugelli sono sistemi aperti stazionari che operano senza scambio di lavoro né calore per i quali si ipotizzano trascurabili le variazioni di energia potenziale tra le sezioni di ingresso e di uscita.

- $[(\overleftarrow{h} \overrightarrow{h}) + \frac{\overleftarrow{w}^2 \overrightarrow{w}^2}{2}] = 0;$
- $\overleftarrow{\dot{m}}(\overleftarrow{s} \overrightarrow{s}) + \dot{S}_{irr} = 0;$

#### 1.9.7 Valvola di Laminazione

Le valvole di laminazione sono sistemi aperti stazionari che operano senza scambio di lavoro nè calore per i quali si ipotizzano trascurabili le variazioni di energia potenziale e cinetica tra le sezioni di ingresso e di uscita.

- $\bullet \ (\overleftarrow{h} \overrightarrow{h}) = 0;$
- $\overleftarrow{m}(\overleftarrow{s} \overrightarrow{s}) + \dot{S}_{irr} = 0;$

## 1.10 Macchine Motrici a gas $(\overrightarrow{L})$

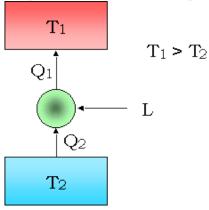
Converte energia termica in lavoro.

#### 1.10.1 Generale

- $\eta_{reale} = 1 \frac{T_F}{T_C} \frac{T_F \cdot S_{irr}}{Q_C}$
- $\bullet \ \eta_{rev} = 1 \frac{T_F}{T_C};$
- $\Delta S_{irr} = -\frac{\overleftarrow{Q}}{T_{C/F}} + \frac{\overrightarrow{Q}}{T_{C/F}}$  dove Q è riferito alla macchina e  $T_{C/F}$  è la temperatura associata al Q corrispondente;

# 1.11 Macchine Operatrici a gas $(\stackrel{\leftarrow}{L})$

Trasferisce energia termica da uno o più serbatoi di calore a temperatura inferiore a uno o più serbatoi di calore a temperatura superiore.



•  $\Delta S_{irr} = -\frac{\overleftarrow{Q}}{T_{C/F}} + \frac{\overrightarrow{Q}}{T_{C/F}}$  dove Q è riferito alla macchina e  $T_{C/F}$  è la temperatura associata al Q corrispondente;

## 1.11.1 Macchine frigorifere

- $L_{rev} = Q_F(\frac{T_C}{T_F} 1) = \frac{Q_F}{\varepsilon};$
- $L_{reale} = L_{rev} + T_C S_{irr};$
- $\varepsilon_f = \frac{Q_F}{L} = \frac{T_F}{T_C T_F + \frac{T_C T_F S_{irr}}{\overline{Q}}}$ ;
- $\varepsilon_{f_{rev}} = \frac{T_F}{T_C T_F};$

5

## 1.11.2 Macchine calorifere (pompe di calore)

- $L_{rev} = Q_C(1 \frac{T_F}{T_C}) = \frac{Q_C}{\varepsilon};$
- $L_{reale} = L_{rev} + T_F S_{irr};$
- $\varepsilon_{pdc} = \frac{Q_C}{L} = \frac{\overrightarrow{Q} + L}{L} = \varepsilon_f + 1 = \frac{T_C}{T_C T_F + \frac{T_C T_F S_{irr}}{\overleftarrow{O}}};$

 $\bullet \ \varepsilon_{pdc_{rev}} = \frac{T_C}{T_C - T_F};$ 

## 2 Cicli

#### 2.0.1 Generale

- $\eta = \frac{L_{netto}}{Q}$ ;
- $n = \frac{c_p}{c_v}$ ;

## 2.1 Cicli simmetrici

Per i cicli simmetrici valgono le seguenti proprietà:

$$\bar{v}_1\bar{v}_3=\bar{v}_2\bar{v}_4$$

$$P_1P_3 = P_2P_4$$

$$T_1T_3 = T_2T_4$$

## 2.2 Cicli a Gas

### 2.2.1 Sistemi chiusi

•  $\Delta u = \overleftarrow{q} - \overrightarrow{l};$ 

Carnot a Gas Il ciclo di Carnot è costituito da due isoentropiche e due isoterme.

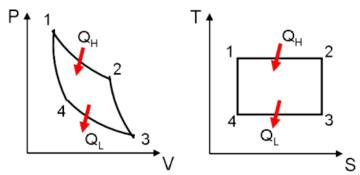
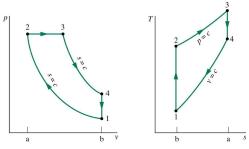


Fig.1. P-V and T-S diagrams of Carnot Cycle

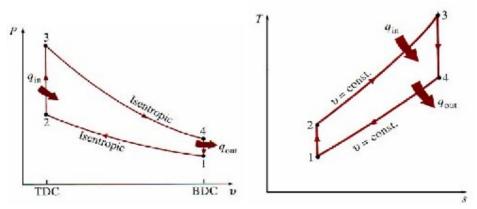
- $S_{irr} = -\frac{\overleftarrow{Q}}{T_C} + \frac{\overrightarrow{Q}}{T_F};$
- $\Delta S = \frac{\overleftarrow{Q}}{T_2} = \frac{\overrightarrow{Q}}{T_1};$
- $\eta_{rev} = 1 \frac{T_1}{T_3}$ ;

Diesel Il ciclo Diesel è costituito da due isoentropiche, una isocora ed una isobara.



- $\eta_D = 1 \frac{c_v T_1(\frac{T_4}{T_1} 1)}{c_p T_2(\frac{T_3}{T_2} 1)};$
- $\eta = 1 \frac{T_4 T_1}{n(T_3 T_2)}$ ;
- $\eta = 1 \frac{1}{r^{n-1}} \cdot \left[ \frac{z^n 1}{n(z-1)} \right];$
- $r = \frac{V_1}{V_2}$ , rapporto di compressione volumetrico;
- $z = \frac{V_3}{V_2}$ , rapporto di combustione;

Otto Ciclo simmetrico costituito da due isoentropiche e due isocore.



- $\overleftarrow{Q} = u_3 u_2 = c_v(T_3 T_2);$
- $\overrightarrow{Q} = u_4 u_1 = c_v(T_4 T_1);$
- $l = c_v(T_3 T_4) c_v(T_2 T_1) = c_v T_3 (1 \frac{1}{r_{vol}^{n-1}}) c_v T_1 (r_{vol}^{n-1} 1) = c_v T_3 (1 \frac{T_4}{T_c}) c_v T_1 (\frac{T_2}{T_c} 1);$
- $\eta = 1 \frac{T_1}{T_2} = 1 r_{vol}^{1-n};$
- $r_{vol} = \frac{V_1}{V_2}$ ;

#### 2.2.2 Sistemi aperti

• 
$$\Delta h = \overleftarrow{q} - \overrightarrow{l}$$
;

**Joule-Brayton** Il ciclo Joule-Brayton è un ciclo simmetrico ed un sistema aperto costituito da due isoentropiche e due isobare.

Scambiatore

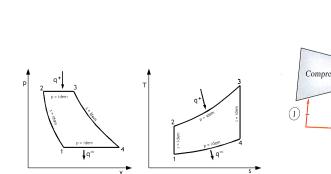
di calore

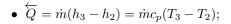
Scambiatore di calore

(2)

(3)

Turbina





• 
$$\vec{Q} = \dot{m}(h_4 - h_1) = \dot{m}c_p(T_4 - T_1);$$

• 
$$l = c_p(T_3 - T_4) - c_p(T_2 - T_1) = c_pT_3(1 - \frac{T_4}{T_3}) - c_pT_1(\frac{T_2}{T_1} - 1);$$

• 
$$\eta_{JB} = 1 - \frac{T_1}{T_2} = 1 - \frac{1}{r^{\frac{n-1}{n}}};$$

•  $r = \frac{P_2}{P_1}$  con r = rapporto di compressione;

• 
$$r_{pmin} = 1$$
;

• 
$$r_{pmax} = \left(\frac{T_3}{T_1}\right)^{\frac{n}{n-1}};$$

Affinché si possa operare una rigenerazione bisogna che la temperatura di fine espansione sia maggiore della temperatura di fine compressione.

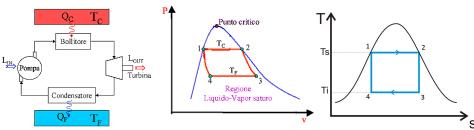
## 2.3 Cicli a Vapore

#### 2.3.1 Generale

• 
$$\Delta h = \overleftarrow{q} - \overrightarrow{l};$$

#### 2.3.2 Cicli diretti

#### Carnot



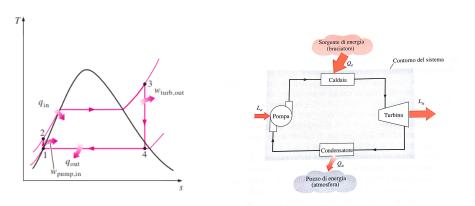
Rankine Semplice L'acqua entra nella pompa (1) come liquido saturo. Entra in caldaia, a  $P=\cos t$ , (2) come liquido sottoraffreddato ed esce come vapore surriscaldato in (3). Il vapore surriscaldato entra in turbina (3) e si espande isoentropicamente; la pressione e la temperatura scendono sino ad arrivare in (4) dove si trova una miscela satura di liquido e vapore ad elevato titolo. Il vapore entra nel condensatore (4) e viene condensato a  $P=\cos t$  uscendo come liquido saturo.

• 
$$(1) \to (2) \ \Delta S = 0;$$

• 
$$(2) \rightarrow (3) P = cost;$$

• 
$$(3) \to (4) \ \Delta S = 0;$$

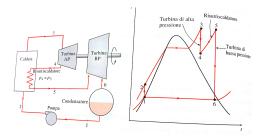
• 
$$(4) \rightarrow (1)$$
  $P = cost$ ,  $T = cost$ ;



Rankine con surriscaldamento In aggiunta alle fasi di un ciclo Rankine semplice si ha un'espansione isoentropica in una turbina ad alta pressione  $(3 \to 4)$ , un surriscaldamento  $(4 \to 5)$  ed un'espansione isoentropica in una turbina a bassa pressione  $(5 \to 6)$ :

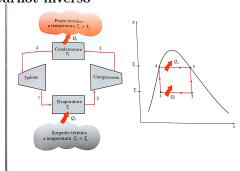
• 
$$(1) \to (2) \ \Delta S = 0;$$

- $(2) \rightarrow (3) P = cost;$
- $(3) \to (4) \Delta S = 0$ ;
- $(4) \rightarrow (5)$  P = cost;
- $(5) \to (6) \ \Delta S = 0$ ;
- (6)  $\rightarrow$  (1) P = cost, T = cost;

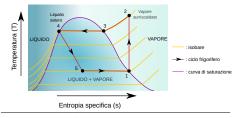


#### 2.3.3Cicli indiretti

#### Carnot inverso



#### Ciclo inverso a compressione di vapore ideale



- 1 2: Compressione del vapore
- 3 4: Condensazione del vapore
- 5 1: La miscela liquido+gas è completamente vaporizzata nell'evaporatore

## Trasmissione del Calore

### 3.1 Unità di Misura

Flusso Termico Areico  $\Phi = \dot{q} = \frac{Q}{A}$ ;

Conducibilità Termica  $k = \left[\frac{W}{m^{\circ}K}\right]$ , indipendente dalla pressione;

Coefficiente Scambio Termico Convettivo  $h = [\frac{W}{m^2 \cdot {}^\circ \mathrm{K}}];$ 

Vettore Flusso di Calore  $\vec{q} = \left[\frac{W}{m^2}\right]$ ;

Viscosità  $\mu = [Pl]$ , indipendente dalla pressione;

Diametro o Lunghezza Caratteristica D = [m];

Resistenza  $R = \frac{{}^{\circ}K \cdot m^2}{W}$  oppure  $R = \frac{{}^{\circ}K}{W}$ ;

#### Conduzione 3.2

#### 3.2.1 Unità di Misura

Potenza Generata su Unità di Volume  $\sigma = \left[\frac{W}{m^3}\right]$ ;

#### 3.2.2 Generale

- $\dot{Q} = -\frac{1}{R_{forma}} \Delta T$ ;
- $\dot{Q} = -kA\frac{dT}{dr}$ ;
- $\dot{Q} = cost;$

#### 3.3Convezione

•  $\dot{Q}_{CONV} = hA(T_s - T_f)$  con  $T_s$  = temperatura del solido e  $T_f$  = temperatura del fluido;

## 3.3.1 Raggio Critico di Isolamento

• 
$$\dot{Q}_{MAX}(\frac{d\dot{Q}}{dr^2}) = 0 \Rightarrow r_{cr} = \frac{k_{isolante}}{h};$$

#### 3.3.2 Convezione Forzata

- $D = \frac{4*areaSezioneNormale}{perimetroBagnato}$ 
  - $-D_{tubiCircolari} = D$
  - $-D_{anelliCircolari} = D_2 D_1$ (con  $D_1$ diametro interno e l'altro quello esterno)
- $Nu = \frac{hD}{k}$ , numero di Nusselt;

- $Re = \frac{\rho w D}{\mu}$ , numero di Reynolds;
- $Pr = \frac{c_p \mu}{k}$ , numero di Prandtl, indipendente dalla pressione;
- $Pe = Re \cdot Pr = \frac{wD}{a}$ , numero di Peclet;

## Pompaggio

- $P_{pompaggio} = \dot{m} \frac{1}{\rho} \Delta P$
- $\Delta P = \frac{fL\rho\omega^2}{2d}$ , perdita di carico;
- $\bullet \ \begin{cases} f = 0.184 Re^{-0.2} & mototurbolento \\ f = \frac{64}{Re} & motolaminare \end{cases}$
- $\dot{L} = \dot{V}\Delta P = \frac{\dot{m}}{\rho}\Delta P$ ;

#### 3.3.3 Convezione Naturale

- $Gr = \frac{\rho^2 g \beta \Delta T D^3}{\mu^2}$ , numero di Grashoff;
- $Ra = Gr \cdot Pr = \frac{g\beta\Delta TD^3}{av}$ , numero di Rayleigh;

## 3.4 Irraggiamento

#### 3.4.1 Unità di Misura

Potenza Radiante  $E = \left[\frac{W}{m^2}\right];$ 

Lunghezza d'Onda  $\lambda = [\mu m]$ ;

Emissività  $\varepsilon \in [0,1] \subseteq \mathbb{R}$ ;

Radiosità  $J = \left[\frac{W}{m^2}\right];$ 

Radiazione Incidente  $I = \left[\frac{W}{m^2}\right]$ ;

#### 3.4.2 Costanti

Costante di Stefan-Boltzmann  $\sigma = 5.67 \cdot 10^{-8} \left[ \frac{W}{m^2 \cdot ^{\circ} K^4} \right];$ 

Costante Solare  $I_S = 1353 \frac{W}{m^2}$ ;

#### 3.4.3 Generale

- $\dot{Q}_{IRR} = \varepsilon \sigma A(T_s)^4$  con  $\varepsilon = \text{emissività } (0 \le \varepsilon \le 1);$
- $E_n = \varepsilon \sigma T^4$ , potere emissivo di un corpo alla temperatura T;
- $(\lambda \cdot T)_{max \; potenza} = 2897, 8 \, [\mu m \cdot {}^{\circ}K];$
- $\varepsilon(T) = \frac{E(T)}{E_n(T)} = \frac{E(T)}{\sigma T^4}$ ;
- $h_{IRR} = \varepsilon \sigma (T_{sup}^2 + T_{amb}^2)(T_{sup} + T_{amb});$
- $R_{IRR} = \frac{1}{h_{irr} \cdot A}$ ;

#### 3.4.4 Il fattore di vista

Il fattore di vista tra una superficie i e una superficie j si indica  $F_{i\to j}$  e si definisce «Frazione della radiazione emessa dalla superficie i che incide direttamente sulla superficie j».  $(F \in \mathbb{R}; 0 \le F \le 1)$ 

E.g:

- $F_{i\to j}=0$ , le superfici i e j non sono in vista tra loro;
- $F_{i\to j} = 1$ , la superficie j circonda completamente la i, per cui tutta la radiazione emessa da i è intercettata da j;

Valgono le seguenti regole:

- $F_{i \to i} = F_{i \to i}$ , se e solo se  $A_i = A_i$ ;
- $F_{i\to j} \neq F_{j\to i}$ , se e solo se  $A_i \neq A_j$ ;
- $\bullet \ A_i F_{i \to j} = A_j F_{j \to i};$
- $\bullet \ \sum_{j=1}^n F_{i\to j} = 1;$
- $F_{A_{12} \to 3} \cdot (A_1 + A_2) = F_{A_1 \to A_3} \cdot A_1 + F_{A_2 \to A_3} \cdot A_2;$

#### 3.4.5 Coefficienti di assorbimento, riflessione e trasmissione

Assorbimento  $\alpha = \frac{I_{ass}}{I}$ ;

Riflessione  $\rho = \frac{I_{rifl}}{I}$ ;

Trasmissione  $\tau = \frac{I_{tr}}{I}$ ;

Sussistono inoltre le seguenti relazioni:

- $\alpha + \rho + \tau = 1$ , per superfici trasparenti;
- $\alpha + \rho = 1$ , per superfici opache;
- $\alpha = \varepsilon$  quando la differenza di temperatura tra due corpi  $\Delta T < 100$ °K;

### 3.4.6 Convenzioni per lo scambio termico tra superfici

- $q_{1\rightarrow 2}$  Potenza termica per unità di superficie emessa dalla superficie 1 che incide sulla superficie 2;
- $q_{1-2}$  Potenza termica per unità di superficie emessa dalla superficie 1 che viene assorbita dalla superficie 2;
- $q_{1,2}\,$ Potenza termica netta per unità di superficie scambiata tra la superficie 1 e la superficie 2;

Inoltre valgono anche:

- $\bullet \ q_{1-2} = \alpha \cdot q_{1 \to 2};$
- $q_{1,2} = q_{1-2} q_{2-1} = -q_{2,1}$ ;

### 3.4.7 Scambio termico tra superfici

Genericamente vale:

• 
$$\dot{Q}_{1,2} = A_1 F_{12} \sigma_0 (T_1^4 - T_2^4);$$

In caso di superfici piane parallele indefinite si ha:

Per una superficie grigia opaca:

• 
$$\begin{cases} J_i = E_i + \rho I_i = \epsilon_i E_{in} + (1 - \epsilon_i) I_i; & \epsilon = \alpha, \ \alpha + \rho = 1; \\ \dot{Q}_i = A_i (J_i - I_i); \end{cases}$$

Per superfici grigie formanti una cavità:

$$\bullet \ \dot{Q}_{1,2} = \frac{\sigma_0(T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1 - \epsilon_1}{\epsilon_1 A_1} + \frac{1}{A_1 F_{12}} + \frac{1 - \epsilon_2}{\epsilon_2 A_2}};$$

Tabella 1: Gas e calore specifico

Tipologia Gas	$c_v$	$c_p$
Monoatomico	$\frac{3}{2}R^*$	$\frac{5}{2}R^*$
Biatomico / Politatomico Lineare	$\frac{5}{2}R^*$	$\frac{7}{2}R^*$
Poliatomico Non Lineare	$\frac{6}{2}R^*$	$\frac{8}{2}R^{*}$

Tabella 2: Trasformazioni politropiche

Trasformazione	$n = \frac{c_x - c_p}{c_x - c_v}$	l	q	$\Delta u$	$\Delta s$	$\Delta h$
Isocora $(V = cost)$	$n \pm \infty$	0	$c_v \Delta T$	$c_v \Delta T$	$c_v ln(\frac{T_2}{T_1})$	$c_p \Delta T$
Isoterma $(T = cost)$	n = 1	$\begin{cases} R^*Tln(\frac{V_2}{V_1}) \\ -R^*Tln(\frac{P_2}{P_1}) \end{cases}$	$\begin{cases} R^*Tln(\frac{V_2}{V_1}) \\ -R^*Tln(\frac{P_2}{P_1}) \end{cases}$	-	-	$\begin{cases} R^* ln(\frac{V_2}{V_1}) \\ -R^* ln(\frac{P_2}{P_1}) \end{cases}$
Isobara $(P = cost)$	n = 0	$P\Delta V$	$c_p \Delta T$	$c_v \Delta T$	$c_p ln(\frac{T_2}{T_1})$	$c_p \Delta T$
Isoentropica / Adiabatica ( $ds=0$ ) oppure ( $Q=0$ )	$n = \frac{c_p}{c_v}$	$-c_v\Delta T$	0	$c_v \Delta T$	-	$c_p \Delta T$
Politropica generica	$\frac{c_x - c_p}{c_x - c_v}$	$(c_x - c_p)\Delta T$	$c_x \Delta T$	$c_v \Delta T$	$\begin{cases} c_v ln(\frac{T_2}{T_1}) + R^* ln(\frac{V_2}{V_1}) \\ c_p ln(\frac{T_2}{T_1}) - R^* ln(\frac{P_2}{P_1}) \end{cases}$	$c_p \Delta T$

Tabella 3: Conduzione - Coordinate cartesiane

Forma	Φ	T	$\dot{Q}$	$R_{tot}$
Parete piana infinita	$\sigma x - Ak$	$-\frac{\sigma}{2k} + Ax + B$	/	/
Lastra piana monostrato senza generazione di potenza	$\frac{\Delta T}{R_{TOT} \cdot A}$	$\frac{T_2 - T_1}{s}x + T_1$	$\frac{\Delta T}{R_{tot}}$	$\left(\sum \frac{s_n}{k_n} + \frac{1}{h_i} + \frac{1}{h_e}\right) \cdot \frac{1}{A}$

Tabella 4: Conduzione - Coordinate cilindriche

Tipologia Cilindro	Φ	$\dot{q}_{perunit\grave{a}dilung}$	$\dot{Q}$
Pieno o cavo di altezza infinita	/	/	/
Indefinito con generazione di potenza	$\frac{\sigma}{2}r - \frac{k}{r}C$	/	/
Pieno con generazione di potenza	$rac{\sigma}{2}r$	$\pi r^2 \sigma$	$V\sigma$
Cavo senza generazione di potenza	$k \frac{(T_i - T_e)}{ln(\frac{R_e}{R_i})} \cdot \frac{1}{r}$	$\frac{2\pi k}{\ln(\frac{R_e}{R_i})} \cdot (T_i - T_e)$	$k \frac{T_i - T_e}{\ln(\frac{R_e}{R_i})} \cdot 2\pi L$

<u>Tabella 5: Conduzio</u>ne - Coordinate sferiche

Forma Sfera	R	Superficie
Piena o cava	$\frac{r_2 - r_1}{4\pi r_1 r_2 k}$	$4\pi r^2$

Tabella 6: Convezione - Costanti adimensionali

Ove presenti, se  $Re > Re_{CRIT}, Pr_{MIN} < Pr < Pr_{MAX}, Ra > Ra_{CRIT}$  il moto è turbolento.

Forma	ma $Nu$ con moto laminare $Nu$ con moto turbolento		$Re_{CRIT}$	$Pr_{CRIT}$		$Ra_{CRIT}$
Attorno ad un cilindro	$\begin{cases} 3.66 & se T_{parete} = cost \\ 4.36 & se h(T_{parete} - T_{\infty}) = cost \end{cases}$	/			/	/
		$C \cdot Re^m \cdot Pr^{\frac{1}{3}}$	/		/	/
In un condotto circolare	3.66	$0.023 \cdot Re^{0.8} \cdot Pr^{n1}$	$10^{4}$	0,7	160	/
in an conducto circulare	3.66	$0.027 \cdot Re^{0.8} \cdot Pr^{0.333} \cdot (\frac{\mu}{\mu_P})^{0.14}$	$10^{4}$	0,7	16700	/
Parete piana verticale	$0.59 \cdot Ra^{0.25}$	$0.10 \cdot Ra^{0.33}$	/	/	/	109
Lungo una lastra piana	$0,664 \cdot Re^{\frac{1}{2}} \cdot Pr^{\frac{1}{3}} \text{ sse } Pr \ge 0,6$	$0.037 \cdot Re^{\frac{4}{5}} \cdot Pr^{\frac{1}{3}}$ sse $0.6 \le Pr \le 60$ e $5 \cdot 10^5 \le Re \le 10^7$	$5 \cdot 10^5$	/	/	/

Tabella 7: Convezione - Condizioni di regime

Tipo di moto	Condizione di regime laminare	Condizione di regime turbolento						
In un condotto	Re < 2000	Re > 2500						
Lungo una lastra piana	$Re < 5 \cdot 10^5$	$Re > 5 \cdot 10^5$						
Attorno ad un cilindro	$Re < 2 \cdot 10^5$	$Re > 2 \cdot 10^5$						

Tabella 8: Irragiamento - Calore

Tipologia	Superficie 1	Superficie 2	$q_{1,2}$				
Nera - Nera	Nera	Nera	$\sigma_0(T_1^4 - T_2^4)$				
Nera - Grigia	Nera	Grigia	$\epsilon_2 \sigma_0 (T_1^4 - T_2^4)$				
Grigia - Grigia	Grigia	Grigia	$\frac{\sigma_0(T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1}$				