

Parliamo ora della convezione naturale. Abbiamo già visto cosa è la convezione naturale. In questo tipo di convezione lo scambio termico che si presenta con il moto del fluido ha origine spontanea e non è imposto da un dispositivo meccanico. È il moto per esempio che si viene spenta la piastra elettrica di una cucina, essa si raffredda, fino a raggiungere la temperatura dell'aria circostante. Trascurando ora un possibile rimbombamento della irraggiamento (che vedremo più avanti), quando la piastra calda è lambita da aria fredda la sua temperatura superficiale si riduce, mentre lo strato di aria che lambisce la piastra si riscalda per effetto della conduzione. Quindi l'aria in contatto con la superficie della piastra ha una temperatura più elevata rispetto all'aria ambiente e pressione pari a quella dell'aria ambiente. Essa quindi avrà una massa volumica minore. Quindi l'aria calda è più "leggera" e tenderà a salire lasciando uno spazio che verrà occupato da aria più fredda e quindi più "pesante". Quindi in sostanza un gradiente di temperatura ha provocato un gradiente di densità dell'aria che, accoppiato con la forza gravitazionale, ha dato il via alla convezione naturale. Quindi la convezione naturale si ha quando sono presenti contemporaneamente un gradiente di densità e una forza volumica. Si noti che il gradiente della densità e il campo di forze non devono essere paralleli ed eguagliati, altrimenti la convezione non si innescia. La convezione naturale ha momentaneamente luogo anche quando la temperatura della superficie è inferiore alla temperatura del fluido circostante. Si noti che nella convezione naturale vale sempre:

STRATO LIMITE TERMICO < STRATO LIMITE DELLA QUANTITÀ DI MOTO

Anche qui vale:

$$\dot{Q} = h_s \Delta T$$

e anche qui nasce poi il problema di trovare h. Si potrebbe usare direttamente il teorema di Buckingham, ma purtroppo 'u' è un parametro che non è solo il nostro controllo. Quindi dobbiamo trovare un'altra strada. Usiamo in merito le forze di galleggiamento che sono responsabili del movimento di un volume di fluido di massa volumica ρ immerso in un fluido di massa volumica ρ_0 . Tali forze, per unità di volume, sono:

$$F_g = g(\rho_0 - \rho)$$

dove g è l'accelerazione gravitazionale. Utilizzando il coefficiente di dilatazione termica si può scrivere:

$$\beta = \frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p = - \frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p \Rightarrow F_g = g \rho \beta \Delta T$$

In sostanza non abbiamo più altro da sviluppare in serie la funzione:

$$\rho = \tilde{\rho}(T)$$

e quindi ottenere:

$$\rho = \rho_0 + \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right) (T - T_0) + \dots \Rightarrow \rho_0 = \rho - \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p$$

Quindi F_g è la nostra settima grandezza. Applichiamo ora il teorema di Buckingham e otteniamo:

$$\Pi_1 = Nu = \frac{hL}{k}$$

$$\Pi_2 = Pr = \frac{\rho q_p}{k}$$

$$\Pi_3 = Gr = \frac{\rho^2 g \beta (T - T_m) L^3}{\mu^2} = \frac{\rho g \beta (T - T_m)}{\rho^2 / \mu L^3} = \frac{\text{Galleggiamento} / \nu}{\text{Viscosità} / \nu}$$

Gr prende il nome di numero di Grashoff. Quindi nel caso di convezione naturale non si possono prendere in considerazione le sole forze di inerzia e viscosità, ma si deve tenere conto della spinta di galleggiamento dovuta alle variazioni di massa volumica locale in seno al fluido. La relazione tra gruppi adimensionali cercata per la convezione naturale sarà quindi:

$$Nu = Nu(Gr, Pr)$$

Il numero di Grashoff ha, nel campo della convezione naturale, la stessa funzione del numero di Reynolds nella convezione forzata, essendo la parte di inerzia e la parte idrostatica tra loro affini per quanto riguarda l'influenza sul moto del elemento di volume. Quindi il numero di Grashoff ci dice che, a parità delle forze di galleggiamento, il moto si instaura con più difficoltà in un fluido molto viscoso. Chiamiamo infine numero di Rayleigh la seguente espressione:

$$Ra = Gr \cdot Pr$$

Quindi se:

- $Ra \leq 10^9 \rightarrow$ regime laminare.
- $Ra \geq 10^9 \rightarrow$ regime turbolento.

Vediamo ora un esempio illustrativo. Vogliamo calcolare il coefficiente h per una parete verticale immersa in aria, essendo note le temperature della parete $T_p = 60^\circ C$, dell'aria $T_A = 20^\circ C$ e l'altezza della parete $L = 0,5 m$. Abbiamo:

$$T_p = \frac{T_p + T_A}{2} = 40^\circ C \quad \text{perché le proprietà dell'aria vanno valutate alla temperatura di film.}$$

Dalla tabella delle proprietà termofisiche dell'aria per $T = 40^\circ C$ si ha:

$$\rho = 1,127 \text{ kg/m}^3, \quad \mu = 1,9 \cdot 10^{-5} \text{ Ns/m}^2, \quad q_p = 1016 \text{ J/kgK}$$

$$k = 0,0266 \text{ W/mK}, \quad Pr = 0,223, \quad \rho^2 g \beta / \mu^2 = 1,1033 \cdot 10^5 \text{ m}^{-3} \text{K}^{-1}$$

Determiniamo il numero di Grashoff:

$$Gr = \frac{\rho^2 g \beta \Delta T L^3}{\mu^2} = \dots = 5,565 \cdot 10^8$$

Determiniamo il numero di Rayleigh:

$$Ra = Gr \cdot Pr = 3,98863 \cdot 10^8$$

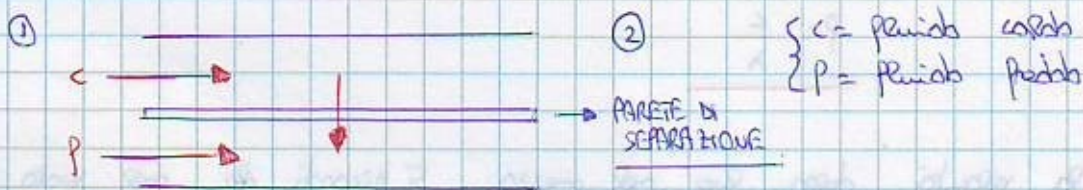
Si come $Ra < 10^9 \Rightarrow$ siamo in regime laminare. Se sperimentalmente si trova che:

$$Nu = 0,59 Ra^{1/4} \Rightarrow h = \frac{Nu \cdot k}{L} = 5,1 \text{ W/m}^2\text{K}$$

Analizziamo ora gli scambiatori di calore. Abbiamo già visto che sostanzialmente uno scambiatore di calore è un'apparecchiatura destinata a realizzare il trasferimento di potenza termica fra due correnti fluide a diversa temperatura. Esistono fondamentalmente due tipi di scambiatori:

- 1) scambiatori a equicorrente
- 2) scambiatori in controcorrente

Immaginiamo negli scambiatori a contatto indiretto il processo di scambio termico avviene per convezione nei fluidi e per conduzione nella parete solida di separazione. Con il termine di coefficiente globale di scambio termico (U) si usa indicare la conduttanza specifica totale, espressa in $\text{W/m}^2\text{K}$. Imponiamo poi con S la superficie nominale dello scambiatore. Consideriamo ora il seguente schema di uno scambiatore equicorrente:



Abbiamo:

$$\begin{cases} \dot{Q} = c_c (T_{c1} - T_{c2}) \\ \dot{Q} = c_p (T_{p2} - T_{p1}) \end{cases} \quad \text{dove } c_c = \min c_{pc} = \text{capacità termica di portata del fluido caldo}$$

$$c_p = \min c_{pp} = \text{capacità termica del fluido freddo}$$

Si noti che T_{p1} e T_{c1} sono le temperature del fluido freddo e del fluido caldo all'ingresso dello scambiatore, mentre T_{p2} e T_{c2} sono le temperature del fluido freddo e del fluido caldo all'uscita dallo stesso. Si dimostra che, attraverso una serie di passaggi, si ottiene la seguente equazione fondamentale per uno scambiatore di calore:

$$\dot{Q} = US \frac{[(T_c - T_p)_2 - (T_c - T_p)_1]}{\ln \frac{(T_c - T_p)_2}{(T_c - T_p)_1}}$$

Quest'ultima la possiamo scrivere anche in questa modo:

$$\dot{Q} = US \Delta T_{me} \quad \text{con} \quad \Delta T_{me} = \frac{(\Delta T_2 - \Delta T_1)}{\ln \frac{\Delta T_2}{\Delta T_1}} \rightarrow \text{differenza di temperatura media logaritmica}$$

Le cose non cambiano per uno scambiatore in controcorrente.

Concludiamo questa cosa discutendo e' **invece**, come e' gia' stato detto il trasferimento di energia termica per **invece** **combinatamente** **questa** **conduzione** e **la** **convezione** non richiede la presenza di un mezzo materiale. In i sistemi interconnessi **alla** **scambio** **termico**. Il fenomeno fisico su cui si basa **consiste** **infatti** **di** **trasferire** **energia** **attraverso** **lo** **spazio** **vuoto** **come** **avviene** **per** **la** **radiazione** **del** **solare**. Tutti i corpi emettono energia per **invece** **in** **relazione** **al** **proprio** **stato** **termico**. A questa punto e' importante distinguere tra **un' emissione volumetrica** caratteristica dei gas e **un' emissione superficiale** caratteristica **dei** **solidi** e **dei** **liquidi**. In questi ultimi infatti la **radiazione** **emessa** **dalle** **molte** **interne** e' **fortemente** **assorbita** **da** **quelle** **adiacenti**, per cui la **radiazione** **che** **proviene** **da** **un** **corpo** **solido** o **liquido** e' **solo** **quella** **emessa** **dalle** **molte** **che** **si** **trovano** **entro** **la** **distanza** **di** **1 cm** **dalla** **superficie** **esposta**. Sulla natura della **radiazione** **termica** sono possibili due interpretazioni:

1) **interpretazione corpuscolare** secondo la quale la **radiazione** **si** **propaga** **per** **mezzo** **di** **filoni** o **quanti** **di** **energia**.

2) **interpretazione ondulatoria** secondo la quale la **radiazione** **avviene** **sotto** **forma** **di** **onde** **elettromagnetiche**.

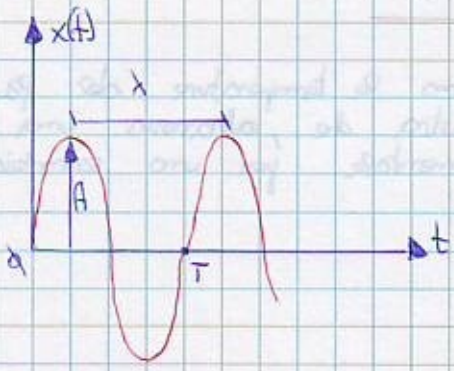
In entrambi i casi si puo' parlare di **frequenza**, che indichiamo con ν , della **radiazione** **definita** **come**:

$$\nu = \frac{c}{\lambda}$$

dove c e' la **velocita'** **della** **luce** **nel** **vuoto**, si ricordi che nel vuoto si ha:

$$c \approx 3 \cdot 10^8 \text{ m/s.}$$

λ e' la **lunghezza** **d'onda**. Quindi consideriamo per esempio la seguente **forma** **d'onda**:



Definiamo **periodo** e' **inverso** **della** **frequenza**.
Quindi:

$$\nu = \frac{1}{T} = T^{-1}$$

L'unita' di misura del periodo e' il **secondo**, quella della **frequenza** e' **il** **hertz** (Hz).

A parte della **ampiezza** **della** **onda**. Quindi e' **invece** **un** **meccanismo** **di** **tras-** **porto** **della** **energia** **termica** **sempre** **attiva** **per** $T > 0 \text{ K}$, e **in** **assenza** **di** **materia**. Di solito il **trasferimento** **di** **energia** **avviene** **attraverso** **onde** **elettromagnetiche**. La misura della **radiazione** **sia** **essa** **emessa** o **riflessa** o **trasmessa** o **assorbita** e' basata sulla **definizione** **di** **intensita'** **della** **radiazione** (I). Per essere piu' precisi si definisce **intensita'** **omogenea** **la** **quantita'**:

$$I_{w,\lambda} = \frac{dq}{dt dA_n d\omega}$$

Essa rappresenta la **potenza termica radiante**, nell'intervallo di lunghezze d'onda $d\lambda$, per unita' elementare normale dA_n , per unita' di angolo solido $d\omega$. Vediamo di dividerla un po' meglio. Supponiamo di avere un corpo A in una cavità vuota B. Si ricordi che se la cavità è vuota non abbiamo né conduzione né convezione. Quindi:



Supponiamo che A e B siano rigidi. Sia poi:

$$\begin{cases} T_A = 100^\circ\text{C} \\ T_B = 20^\circ\text{C} \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} A_1 \text{ è in SFS} \\ B_1 \text{ è in SFS} \end{cases}$$

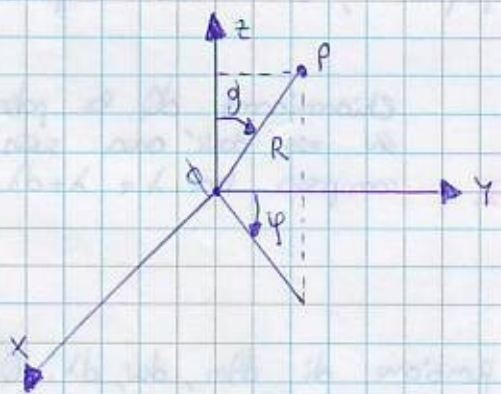
Indichiamo poi con C il sistema complessivo, e cioè:

$$C = A \cup B \Rightarrow C_1 = A_1 \cup B_1 \quad \text{e } C \text{ è in una SVE}$$

Il sistema C è isolato. L'esperienza mostra che il sistema C evolve da uno stato di non equilibrio ad uno stato di equilibrio stabile in cui $T_A = T_B$. Durante questo processo c'è stato un trasporto di energia da A a B per irraggiamento. In sostanza la radiazione termica è dovuta al fatto che gli elettroni più esterni degli atomi di materia emettono **elettroni di valenza**, saltano di livello acquisendo o cedendo energia in maniera quantizzata. Quindi la radiazione termica è una radiazione elettromagnetica. Sume lo spettro delle radiazioni elettromagnetiche è più ampio di quello delle radiazioni termiche, si ha che una radiazione elettromagnetica che ampie nell'intero arco di spettro di lunghezze d'onda $\lambda = (10^{-1} - 10^2) \text{ m}$ è una radiazione termica, perché causa una variazione di energia interna. Indichiamo due proprietà tipiche di una radiazione termica:

- 1) essa avviene per lunghezze d'onda $\lambda \in 10^{-1} - 10^2 \text{ m}$.
- 2) essa è direzionale.

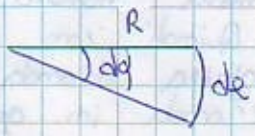
Vediamo ora alcune definizioni che ci torneranno utili. Nella seguente figura è rappresentato un punto con le sue coordinate sferiche:



COORDINATE SFERICHE.

$$\text{dove: } \begin{cases} \theta = \text{angolo zenitale} \\ \varphi = \text{angolo azimutale} \end{cases}$$

Definiamo poi il concetto di **angolo piano** e **angolo solido**. Un angolo piano è un angolo di questo tipo:



$$d\alpha = \frac{ds}{R}$$

Tale angolo si misura in radianti.

Un angolo solido intero è un angolo piano a tre dimensioni. Quindi:



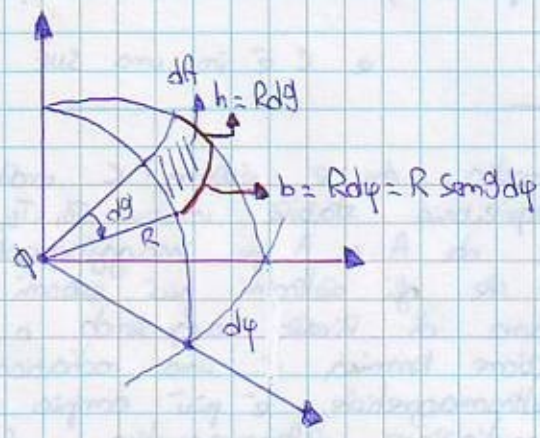
dove $dA =$ area superficiale infinitesimale.

Per definizione si ha:

$$d\Omega = \frac{dA}{R^2}$$

Questo tipo di angolo si misura in steradiani.

Vediamo ora il legame tra φ, θ, r . Consideriamo la seguente rappresentazione:



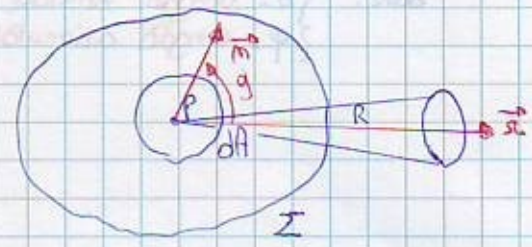
Quindi: $\begin{cases} dA = b \cdot h = R^2 \sin \theta d\theta d\phi \\ d\Omega = \sin \theta d\theta d\phi \end{cases}$

Quindi se abbiamo una superficie sferica di questo tipo:



$$\Omega = \int_{\text{sfera}} d\Omega = \int_0^{2\pi} d\phi \int_0^{\pi} \sin \theta d\theta = 4\pi \text{ steradiani.}$$

Si ricordi che si usa l'integrale doppio perché stiamo valutando il volume della superficie. Prendiamo ora un punto P sulla superficie, e un'area infinitesima dA attorno ad esso.



Chiamiamo dP la potenza termica che esce dall'area dA nello spettro compreso tra λ e $\lambda + d\lambda$.

Ecco che l'intensità angolare monocromatica è funzione di $dA, d\omega, d\lambda$. Quindi ora mi dice la quantità di energia che attraversa l'area dA nell'unità di tempo entro un'angolo $d\omega$ e che attraversa l'angolo solido $d\omega = d\Omega$. Si ricordi che la potenza termica si misura in Watt, e che il termine monocromatica significa che sto considerando la potenza termica emessa non in tutto lo spettro delle radiazioni termiche, ma solo nell'intervallo λ e $\lambda + d\lambda$. Quindi con monocromatica si intende il fatto che si considera una sola lunghezza d'onda per le onde (come si ha la generazione di un solo colore se l'onda in questione è la luce). Si noti

che la precedente definizione di intensità omogenea monocromatica è valida per
 metri assorbitivi quali per esempio l'aria. Si noti che mentre nei **metri partecipativi**
 e intensità di radiazione monocromatica I_λ varia con la distanza, perché il metro
 in questione assorbe parte della radiazione, nei **metri non partecipativi** invece I_λ non
 varia muovendosi lungo la direzione di osservazione. L'espressione dell'intensità può
 essere integrata rispetto a λ , o rispetto a ω , oppure rispetto ad entrambe dando luogo
 a:

$$I_\omega = \frac{dq}{dt dAm d\omega} = \int_0^\infty I_{\omega,\lambda} d\lambda \rightarrow \text{Intensità omogenea integrale}$$

dove $ss =$ emisfero sovrastante la superficie dA .

$$I_\lambda = \frac{dq}{dt dAm d\lambda} = \int_{ss} I_{\omega,\lambda} d\omega \rightarrow \text{Intensità emisferica monocromatica}$$

$$I = \frac{dq}{dt dAm} = \int_{ss} \int_0^\infty I_{\omega,\lambda} d\lambda d\omega \rightarrow \text{Intensità emisferica integrale}$$

I_ω fisicamente rappresenta la potenza compresa nell'intero spettro di lunghezza d'onda
 e nell'angolo solido unitario che lascia la superficie dell'area elementare normale
 alla direzione di propagazione. I_λ fisicamente rappresenta la potenza monocromatica
 che lascia la superficie dell'area nell'intero semispazio (cioè in tutte le direzio-
 ni dello spazio) che sta al di sopra di essa. I fisicamente rappresenta la
 potenza termica emergente dalla superficie elementare dA nella direzione z . Si può
 anche scrivere:

$$dAm = dA \cos \theta$$

e la potenza termica usante da dA è:

$$I = \int_{ss} \int_0^\infty I_{\omega,\lambda} d\lambda d\omega = \int_{ss} I_\omega \cos \theta d\omega = \frac{dq}{dt dA}$$

Da:

$$dAm / r^2 = d\omega \Rightarrow d\omega = \frac{R \sin \theta d\theta R d\phi}{r^2} = \sin \theta d\theta d\phi$$

Quindi:

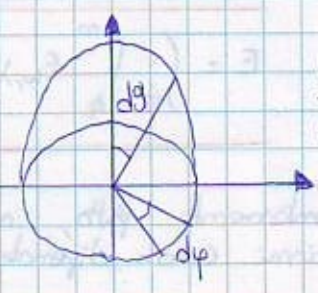
$$I = \int_{ss} I_\omega \cos \theta d\omega = \int_{ss} I_\omega \cos \theta \sin \theta d\theta d\phi$$

Se consideriamo ora una **radiazione isotropa**, ovvero una radiazione indipendente dalla
 direzione z , si ottiene:

$$I = I_\omega \int_0^{\pi/2} \sin \theta \cos \theta d\theta \int_0^{2\pi} d\phi$$

$$\rightarrow \int_0^{\pi/2} \cos \theta \sin \theta d\theta = \left[\frac{1}{2} \sin^2 \theta \right]_0^{\pi/2} = \frac{1}{2}$$

$$\rightarrow \int_0^{2\pi} d\phi = 2\pi \Rightarrow \underline{I = \pi I_\omega}$$



$$\begin{cases} \theta \leq \theta \leq \pi/2 \\ \phi \leq \phi \leq 2\pi \end{cases}$$