

Consideriamo il flusso attorno ad un corpo tozzo. Possiamo distinguere 3 zone principali:

ZONA 0: FLUSSO ESTERNO. E' un flusso potenziale caratterizzato da effetti viscosi non importanti e vorticità nulla

ZONA 1: SCIA. Effetti viscosi non importanti ma vorticità non nulla.

ZONA 2: FLUSSO INTERNO. Effetti viscosi importanti e vorticità non nulla \rightarrow Teoria dello strato limite

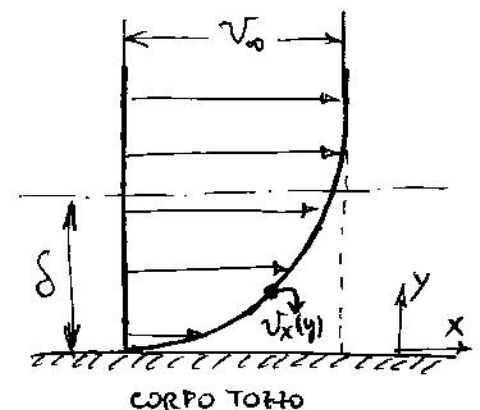
La zona di interesse è la 2 (STRATO LIMITE), avente spessore molto piccolo rispetto allo sviluppo spaziale del flusso lungo la direzione principale del medesimo.

DEF. SPESSORE DELLO STRATO LIMITE (δ):

1. δ tale che $v_x(y) = 0,99 v_{\infty}$

2. Portata volumetrica iniziale:

$$\frac{Q_{in}}{W} = \int_0^{\infty} v_{\infty} dy = \text{cost.}$$

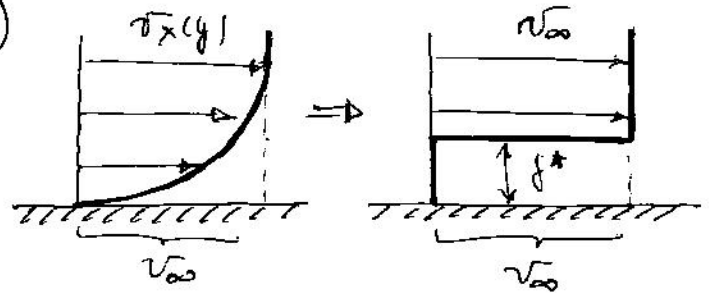


Portata volumetrica in corrispondenza del corpo tozzo:

$$\frac{Q_p}{W} = \int_0^{\infty} v_x(y) dy \leq \frac{Q_{in}}{W} \quad (v_x(y) \leq v_{\infty} !!)$$

$v_x(y)$ passa da un valore pari a v_{∞} (ad una distanza "sufficiente" dal corpo tozzo) ad un valore pari a zero (in corrispondenza del corpo tozzo). La riduzione in $v_x(y)$ implica una riduzione della portata. Tale riduzione può essere determinata ipotizzando che esista un profilo di velocità a gradino (fittizio)

in cui $v_x(y \leq \delta^*) = 0$ e $v_x(y > \delta^*) = v_{\infty}$. Integrando



un tale profilo, si calcolano le portate volumetriche:

$$\frac{Q_{in}}{W} - \frac{Q_p}{W} = \delta^* v_{\infty} \Rightarrow \int_0^{\infty} v_{\infty} dy - \int_0^{\infty} v_x(y) dy = \delta^* v_{\infty}$$

Riduzione di portata associata alla presenza dello strato limite

$$\delta^* = \int_0^{\infty} \left[1 - \frac{v_x(y)}{v_{\infty}} \right] dy$$

LUNGHEZZA DI SPOSTAMENTO

Significato fisico: δ^* misura di quanto "spostare" il profilo di velocità indisturbata per ridurre la portata volumetrica da Q_{in}/W a Q_p/W .

EQUAZIONI DELLO STRATO LIMITE

Consideriamo un campo di moto 2D stazionario. Le eq. di continuità e NS diventano:

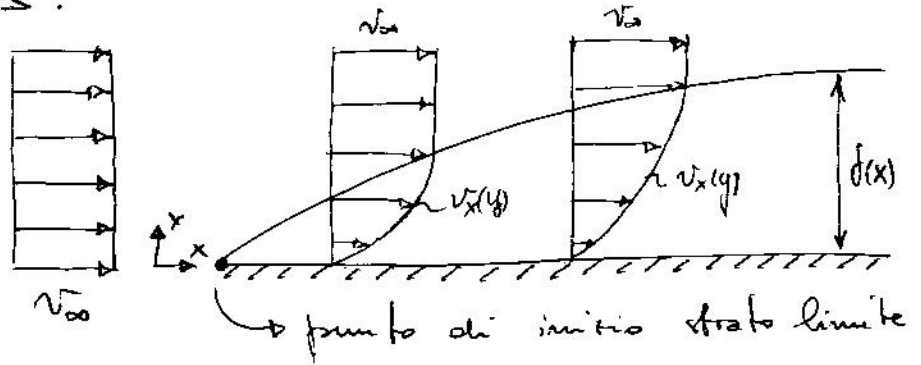
CONTINUITA' : $\frac{\partial v_x}{\partial x} + \frac{\partial v_y}{\partial y} = 0$

NS_x : $\rho \left(v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} \right) = - \frac{\partial p}{\partial x} + \mu \left(\frac{\partial^2 v_x}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} \right)$

NS_y : $\rho \left(v_x \frac{\partial v_y}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_y}{\partial y} \right) = - \frac{\partial p}{\partial y} + \mu \left(\frac{\partial^2 v_y}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v_y}{\partial y^2} \right)$

Approssimazioni sulle NS:

① v_x varia lungo y in maniera molto più significativa che lungo x :



$\frac{\partial v_x}{\partial y} \gg \frac{\partial v_x}{\partial x}$ e $\frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} \gg \frac{\partial^2 v_x}{\partial x^2} \rightarrow$ Trascuriamo $\frac{\partial v_x}{\partial x}$ e $\frac{\partial^2 v_x}{\partial x^2}$

② $v_x \gg v_y$ ma $\frac{\partial v_x}{\partial x} \ll \frac{\partial v_y}{\partial y} \rightarrow v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} \approx v_y \frac{\partial v_y}{\partial y}$

③ Adimensionalizzando le NS_y, possiamo trascurare sia i termini inerziali che quelli viscosi : $0 = - \frac{\partial p}{\partial y} \Rightarrow p = p(x)$
 Se $p = p(x)$ e non $p = p(y)$ allora la pressione equivalente all'interno dello strato limite è uguale al valore all'esterno (fissata la x). Nella zona di flusso esterno si assumono condizioni di moto potenziale. Si può quindi applicare l'eq. di Bernoulli per trovare un'espressione per $\frac{\partial p}{\partial x} = \frac{dp}{dx}$:

$p + \frac{1}{2} \rho v_\infty^2 + \rho g h = \text{cost} \Rightarrow \frac{\partial p}{\partial x} = \frac{dp}{dx} = - \frac{1}{2} \rho \frac{d v_\infty^2}{dx} = - \rho v_\infty \frac{d v_\infty}{dx}$



4) In sintesi:

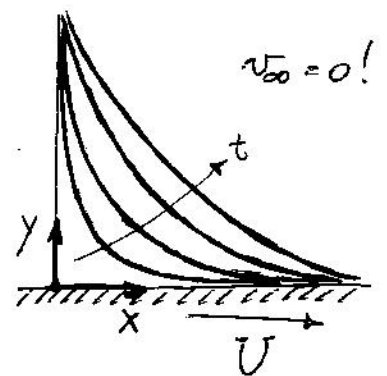
$$\frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} \gg \frac{\partial^2 v_x}{\partial x^2} \quad \oplus \quad v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} \sim v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} \quad \oplus \quad \frac{\partial p}{\partial x} = -\rho v_\infty \frac{dv_\infty}{dx}$$

⇓

$$NS_x: \quad \rho \left(v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} \right) = \rho v_\infty \frac{dv_\infty}{dx} + \mu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2}$$

APPLICAZIONE: Lastra piana istantaneamente messa in moto con velocità U costante.

Il problema è per sua natura NON stazionario, visto che lo stato finale cui si arriva dopo un tempo infinito è quello di distribuzione di velocità uniforme e pari ad U . Quindi,



le equazioni per $t < \infty$ sono quelle dello stato limite più un termine dipendente dal tempo.

H_p: $v_x = v_x(y, t) \neq 0$; $v_y \sim 0$

Continuità: $\frac{\partial v_x}{\partial x} + \frac{\partial v_y}{\partial y} = 0 \Rightarrow \frac{\partial v_x}{\partial x} = 0$ Profilo compl. sviluppato

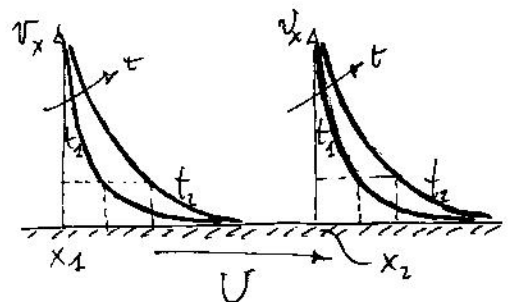
trasc.

$$NS_x: \quad \rho \frac{\partial v_x}{\partial t} + \rho \left(v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} \right) = \mu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2}$$

o (x continuità) o (v_y ~ 0)

$$= \rho v_\infty \frac{dv_\infty}{dx} + \mu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2}$$

o (v_∞ = 0)



⇒

Si ottiene:

$$\boxed{\frac{\partial v_x}{\partial t} = \mu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2}} \quad \begin{array}{l} \text{EQUAZ. DIFFERENZIALE} \\ \text{ALLE DERIVATE PARZIALI} \end{array}$$

15

Condizioni al contorno e condizioni iniziali:

- $v_x(y=0) = U \quad \forall t$ (vel. fluido = vel. piastra)
- $v_x(y \rightarrow \infty) = v_\infty = 0 \quad \forall t$ (vel. fluido indisturbato)
- $v_x(t \leq 0) = 0 \quad \forall t$ (piastra inizialmente ferma)

Oltre a tali condizioni, per risolvere l'eq. differenziale si deve usare la TEORIA DELLA SIMILITUDINE, basata sull'ipotesi (da verificare) che i profili di velocità secondo y ad ogni data coord. x siano simili ovvero:

$$\boxed{\frac{v_x(y, t)}{U} = \phi \left[\frac{y}{\delta(t)} \right]} \quad \textcircled{1}$$

$\delta(t)$: spessore dello strato limite (variabile nel tempo)

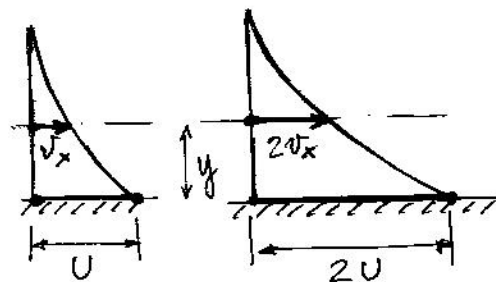
ϕ : funzione della qta $y/\delta(t)$.

Significato dell'ipotesi $\textcircled{1}$: in generale vale $v_x = \phi(U, y, t)$

(i) intuitivamente, se U raddoppia/si dimezza allora anche v_x raddoppia/si dimezza fissati y e t .

Allora si può scrivere:

$$v_x = U \phi(y, t) \Rightarrow \frac{v_x}{U} = \phi(y, t)$$



(ii) essendo una funzione di y e t , ϕ deve risultare

6

adimensionale. Quindi, y e t vanno combinati per ottenere una q^{ta} adimensionale. Poiché $[y] = [m]$ e $[t] = [s]$ non è possibile ottenere una q^{ta} adimensionale usando direttamente y e t . Si può invece usare y e $\delta(t)$ sfruttando la dipendenza dello spessore δ del tempo t . Quindi:

$$\frac{v_x(y, t)}{U} = \phi \left[\frac{y}{\delta(t)} \right]$$

Indichiamo: $\eta \triangleq \frac{y}{\delta(t)} = f(y, t) \rightarrow \frac{v_x(y, t)}{U} = \phi(\eta)$

Cerchiamo una espressione per $\eta(y, t)$ in modo che:

$$v_x(\eta_1) = v_x(\eta_2) \quad \text{con} \quad \eta_1 = \left[\frac{y}{\delta(t)} \right]_1, \quad \eta_2 = \left[\frac{y}{\delta(t)} \right]_2 \quad \text{x teoria similitudine}$$

Abbiamo:

$$\begin{cases} v_x(y, t) = U \cdot \phi(\eta) & \textcircled{1} \\ \frac{\partial v_x}{\partial t} = \frac{\mu}{\rho} \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} = \nu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} \end{cases}$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial v_x}{\partial t} &= \frac{\partial}{\partial t} [U \cdot \phi(\eta)] = U \frac{\partial \phi(\eta)}{\partial t} = U \frac{\partial \phi(\eta)}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial t} = U \phi' \frac{\partial}{\partial t} \left[\frac{y}{\delta(t)} \right] = \\ &= U \phi' y \frac{\partial}{\partial t} \left[\frac{1}{\delta(t)} \right] = - \frac{U \phi' y}{\delta^2(t)} \cdot \frac{d\delta(t)}{dt} \end{aligned}$$

$$\frac{\partial v_x}{\partial y} = \frac{\partial}{\partial y} [U \cdot \phi(\eta)] = U \frac{\partial \phi(\eta)}{\partial \eta} = U \frac{\partial \phi(\eta)}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial y} = U \phi' \frac{\partial}{\partial y} \left[\frac{y}{\delta(t)} \right] = \frac{U \phi'}{\delta(t)}$$

$$\frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} = \frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{\partial v_x}{\partial y} \right) = \frac{\partial}{\partial y} \left[\frac{U \phi'}{\delta(t)} \right] = \frac{U}{\delta(t)} \frac{\partial \phi'}{\partial y} = \frac{U}{\delta(t)} \cdot \frac{\partial \phi'}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial y} =$$

$$= \frac{U}{\delta(t)} \phi'' \cdot \frac{1}{\delta(t)} = \frac{U \phi''}{\delta^2(t)}$$

Sostituendo i vari termini nell'equazione (1) si ha:

$$-\frac{U \phi' \eta}{\delta^2(t)} \cdot \frac{d\delta(t)}{dt} = \nu \frac{U \phi''}{\delta^2(t)} \Rightarrow \phi'' + \frac{\delta(t)}{\nu} \left[\frac{\phi' \eta}{\delta^2(t)} \cdot \frac{d\delta(t)}{dt} \right] = 0$$

$$\phi'' + \frac{\delta(t)}{\nu} \cdot \underbrace{\phi' \frac{\eta}{\delta(t)}}_{\eta} \cdot \frac{d\delta(t)}{dt} = 0 \Rightarrow \phi'' + \frac{\delta(t)}{\nu} \phi' \eta \frac{d\delta(t)}{dt} = 0$$

Poiché ϕ è funzione solamente di η , allora deve valere:

$$\frac{\delta(t)}{\nu} \cdot \frac{d\delta(t)}{dt} = \text{cost.} \Rightarrow \int_{\delta(0)=0}^{\delta(t)} \delta(t) d\delta(t) = \text{cost.} \cdot \nu \int_0^t dt \Rightarrow \frac{\delta^2(t)}{2} = \text{cost.} \cdot \nu t$$

Si trova:

$$\delta(t) = \sqrt{2 \cdot \text{cost.} \cdot \nu t}$$

La soluzione del problema non dipende dal particolare valore della costante. Arbitrariamente assumo (salvo poi verificarlo):

$$\text{cost.} = 2 \Rightarrow \delta(t) = 2\sqrt{\nu t} \quad (\text{SPESSORE STRATO LIMITE}) \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \eta = \frac{y}{2\sqrt{\nu t}} \quad (\text{VARIABLE ADIMENSIONALE}) \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \boxed{\phi'' + 2\eta \phi' = 0}$$

(2)

Eq. NS_x riscritta dopo il cambio di variabile $\eta = \frac{y}{2\sqrt{\nu t}}$

8] NB: η con definita e tale da verificare la condizione di similitudine $v_x(\eta_1) = v_x(\eta_2)$ ipotizzata all'inizio.

Ricapitolando, per risolvere il problema della nostra piana istantaneamente messa in movimento (= istantaneamente accelerata), bisogna risolvere l'eq. (2) con le seguenti condizioni al contorno:

- $y=0$, $v_x = U \implies \eta=0$, $\phi=1$
 - $y \rightarrow \infty$, $v_x = v_\infty = 0 \implies \eta \rightarrow \infty$, $\phi=0$
 - $t \leq 0$, $v_x = 0$
($t \rightarrow 0^-$) $\implies \eta \rightarrow \infty$, $\phi=0$
- } collasano in un'unica condiz. contorno

$$\phi'' + 2\eta\phi' = 0 \rightarrow \frac{d\phi'}{d\eta} + 2\eta\phi' = 0 \quad \text{Eq. diff. a var. separabili}$$

$$\frac{d\phi'}{d\eta} = -2\eta\phi' \rightarrow \frac{d\phi'}{\phi'} = -2\eta d\eta \quad \xrightarrow{\int^{*1}}$$

$$\ln \phi' = -\eta^2 + C_1 \rightarrow \phi' = C_1 e^{-\eta^2} \quad \xrightarrow{\int^{*2}}$$

$$\phi = C_1 \int_0^\eta e^{-\eta'^2} d\eta' + C_2$$

Le costanti di integrazione si trovano tramite le c.c.

$$\eta=0, \phi=1 \implies 1 = C_1 \int_0^0 e^{-\eta'^2} d\eta' + C_2 \implies C_2 = 1$$

$$\eta \rightarrow \infty, \phi=0 \implies 0 = C_1 \int_0^\infty e^{-\eta'^2} d\eta' + C_2$$

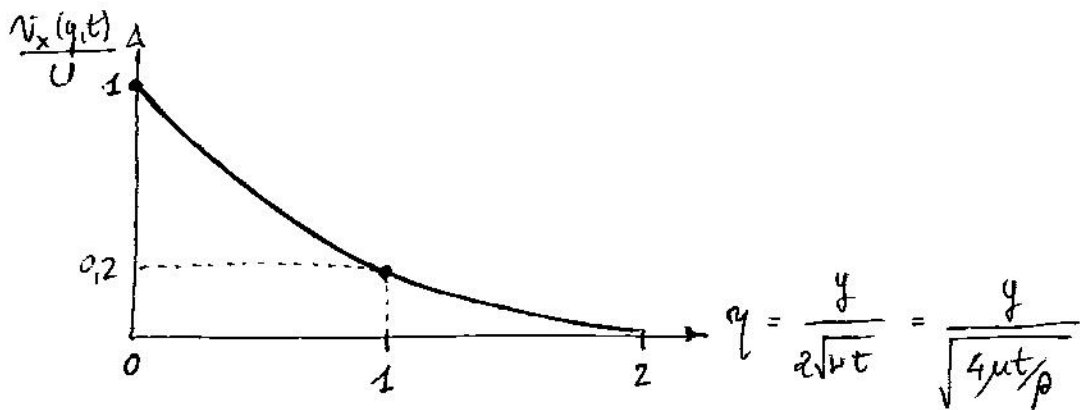
L' integrale $\int_0^{\infty} e^{-\eta^2} d\eta$ è chiamato FUNZIONE DEGLI ERRORI o $\text{ERF}(\eta)$ ed è tabulato in funzione di η . In questo caso :

$$\int_0^{\infty} e^{-\eta^2} d\eta = \frac{\sqrt{\pi}}{2} \Rightarrow C_1 = -\frac{2}{\sqrt{\pi}}$$

L'equazione (2) ha soluzione analitica nella forma:

$$\phi(\eta) = 1 - \frac{2}{\sqrt{\pi}} \int_0^{\eta} e^{-\eta^2} d\eta$$

$$v_x(y,t) = U \cdot \phi(\eta) = U \left[1 - \frac{2}{\sqrt{\pi}} \int_0^{\eta} e^{-\eta^2} d\eta \right]; \quad \eta = \frac{y}{2\sqrt{\nu t}}$$

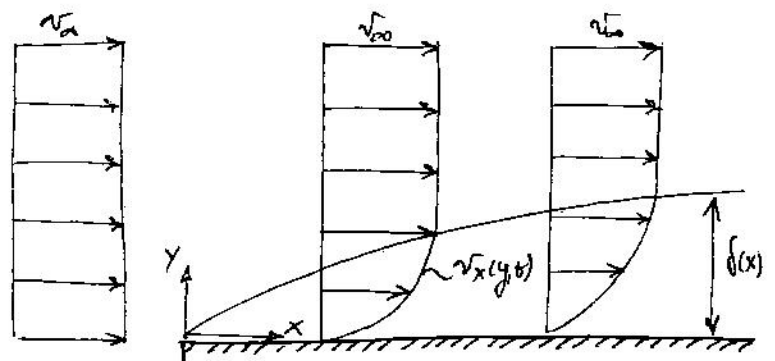


Profilo di velocità generato in un fluido da una piastra piana messa istantaneamente in moto in funzione della variabile adimensionale η .

APPLICAZIONE: Strato limite che evolve nello spazio, su lastra piana

Equazioni di partenza:

Continuità: $\frac{\partial v_x}{\partial x} + \frac{\partial v_y}{\partial y} = 0$



$$NS_x: \rho \left(v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} \right) = \rho v_\infty \frac{dv_\infty}{dx} + \mu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2}$$

In questo caso, v_∞ non dipende da x bensì è costante.

Per questo $\frac{dv_\infty}{dx} = 0 \Rightarrow \rho v_\infty \frac{dv_\infty}{dx} = 0$.

Rispetto al caso di lastra istantaneamente messa in movimento, non solo $v_x(x, y)$ ma anche $v_y(x, y)$ risulta non nulla. Non è quindi sufficiente definire un cambiamento di variabile η . Bisogna richiamare la definizione data per la funzione di flusso $\psi(x, y)$:

$$\left. \begin{aligned} v_x &= -\frac{\partial \psi}{\partial y} \\ v_y &= \frac{\partial \psi}{\partial x} \end{aligned} \right\} \Rightarrow \text{CONTINUITA': } \frac{\partial}{\partial x} \left(-\frac{\partial \psi}{\partial y} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{\partial \psi}{\partial x} \right) = 0, \quad -\frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial y} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial y} = 0$$

Quindi, ψ è definita in modo da garantire che l'eq. di continuità sia automaticamente soddisfatta.

$$NS_x: -\frac{\partial \psi}{\partial y} \cdot \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial y} + \frac{\partial \psi}{\partial x} \cdot \frac{\partial^2 \psi}{\partial y^2} = \frac{\mu}{\rho} \frac{\partial^3 \psi}{\partial y^3} = \nu \frac{\partial^3 \psi}{\partial y^3}$$

Finora abbiamo usato solo ψ . Ora introduciamo di nuovo la variabile adimensionale η , definita a partire dall'ipotesi di similitudine dei profili di velocità, che nel caso in esame diventa:

$$\frac{v_x(x, y)}{v_\infty} = \phi \left[\frac{y}{\delta(x)} \right] = \phi(\eta)$$

Facendo gli stessi passaggi del caso precedente, si arriva ¹¹ a (senza dimostrazione) alla seguente espressione:

$$\eta = y \sqrt{\frac{v_{\infty}}{v_x}} \quad \Rightarrow \quad \delta(x) = \sqrt{\frac{\mu x}{v_{\infty}}}$$

Come prima, l'introduzione della variabile adimensionale η ci consente di definire ed introdurre una funzione di η tale da esprimere sia v_x che v_y in funzione proprio della sola η : $v_x(\eta)$, $v_y(\eta)$. Una possibile scelta è:

$$\psi = f(\eta) \Rightarrow v_x = -\frac{\partial \psi}{\partial y} = -\frac{\partial f(\eta)}{\partial y} = -\frac{\partial f(\eta)}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial y} = -\frac{df(\eta)}{d\eta} \cdot \sqrt{\frac{v_{\infty}}{v_x}}$$

$$v_x = -f'(\eta) \sqrt{\frac{v_{\infty}}{v_x}}$$

Usando la definizione $\psi = f(\eta)$ si trova una espressione per v_x che dipende non solo da η ma anche da x . Poiché vogliamo eliminare la dipendenza di v_x da x , è necessario modificare la definizione data per ψ :

$$\psi = -\sqrt{v_{\infty} \mu x} \cdot f(\eta) \Rightarrow v_x = -\frac{\partial \psi}{\partial y} = -\sqrt{v_{\infty} \mu x} \cdot \frac{\partial f(\eta)}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial y} =$$

$$= -\sqrt{v_{\infty} \mu x} \cdot \sqrt{\frac{v_{\infty}}{\mu x}} \cdot f'(\eta) = -v_{\infty} f'(\eta)$$

In effetti, ora v_x dipende solo da η !

12 | Pertanto, il problema si risolve riscrivendo la NS_x:

$$-\frac{\partial \psi}{\partial y} \cdot \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial y} + \frac{\partial \psi}{\partial x} \cdot \frac{\partial^2 \psi}{\partial y^2} = \nu \frac{\partial^3 \psi}{\partial y^3}$$

usando $\psi = -\sqrt{\nu_{\infty} \nu x} \cdot f(\eta)$ e $\eta = y \sqrt{\frac{\nu_{\infty}}{\nu x}}$. Una volta calcolate le singole derivate, si arriva alla seguente equazione differenziale alle derivate parziali:

$$\boxed{f''' + \frac{1}{2} f f'' = 0}$$

con le seguenti c.c.:

- $v_x(y=0) = 0 \quad \rightarrow \quad v_x = \nu_{\infty} f'(\eta) = 0 \quad \rightarrow \quad f'(\eta=0) = 0$
- $v_y(y=0) = 0 \quad \rightarrow \quad f(\eta=0) = 0^*$
- $v_x(y \rightarrow \infty) = \nu_{\infty} \quad \rightarrow \quad f'(\eta \rightarrow \infty) = 1$

$$\begin{aligned} * v_y &= \frac{\partial \psi}{\partial x} = \frac{\partial}{\partial x} [-\sqrt{\nu_{\infty} \nu x} \cdot f(\eta)] = -\sqrt{\nu_{\infty} \nu x} \frac{\partial f(\eta)}{\partial x} + f(\eta) \frac{\partial}{\partial x} (-\sqrt{\nu_{\infty} \nu x}) \\ &= -\sqrt{\nu_{\infty} \nu x} \frac{\partial f}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial x} - f(\eta) \sqrt{\nu_{\infty} \nu} \frac{\partial x^{-1/2}}{\partial x} = -\sqrt{\nu_{\infty} \nu x} f' \cdot y \sqrt{\frac{\nu_{\infty}}{\nu}} \left(-\frac{x^{-3/2}}{2}\right) \\ &= -f(\eta) \frac{1}{2} \sqrt{\frac{\nu_{\infty} \nu}{x}} = \frac{1}{2} \sqrt{\nu_{\infty} \nu x} f' \cdot y \sqrt{\frac{\nu_{\infty}}{\nu x^3}} - \frac{1}{2} f \sqrt{\frac{\nu_{\infty} \nu}{x}} = \\ &= \frac{1}{2} \nu_{\infty} f' \left(\frac{y}{x}\right) - \frac{1}{2} f \sqrt{\frac{\nu_{\infty} \nu}{x}} \quad \rightarrow \quad v_x(y=0) \rightarrow f(\eta=0) = 0! \end{aligned}$$

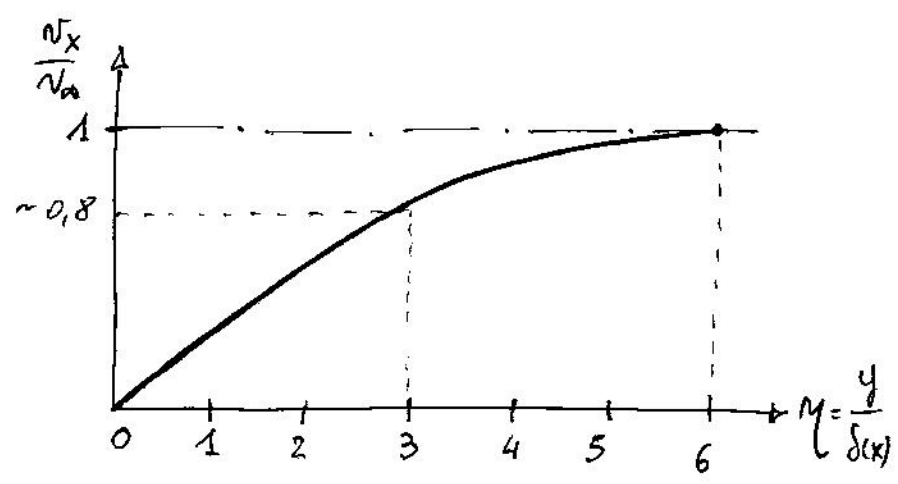
Ci sarebbe anche la condizione al contorno:

$$\bullet v_x(x \leq 0) = \nu_{\infty} \quad \rightarrow \quad \eta|_{x \rightarrow 0} \rightarrow \infty \quad \rightarrow \quad f'(\eta \rightarrow \infty) = 1$$

Quindi, questa c.c. risulta equivalente ad una già considerata.

In sintesi, il problema si risolve integrando la seguente equaz. differenziale con relative c.c.:

$$\begin{cases} f''' + \frac{1}{2} f f'' = 0 \\ f'(\eta=0) = 0 \\ f(\eta=0) = 0 \\ f'(\eta \rightarrow \infty) = 1 \end{cases}$$



L'integrazione può essere fatta solo per via numerica, non analitica.

Andamento della velocità (profilo) nello strato limite in funzione della variabile (= coordinate) adimensionale η .

Nota il profilo di velocità, è possibile ricavare (sempre numericamente) lo sforzo di taglio agente sulla piastra:

$$\tau_w = \mu \frac{\partial v_x}{\partial y} \Big|_{y=0} = -\mu \frac{\partial^2 \psi}{\partial y^2} \Big|_{y=0} = -\mu \frac{\partial^2}{\partial y^2} \left[-\sqrt{v_\infty \nu x} \cdot f(\eta) \right] =$$

$$= \mu \sqrt{v_\infty \nu x} \frac{\partial^2 f(\eta)}{\partial \eta^2}$$

NB: $\psi = -\sqrt{v_\infty \nu x} \cdot f(\eta)$; $\eta = y \sqrt{\frac{v_\infty}{\nu x}}$

$$\frac{\partial f(\eta)}{\partial \eta} = \frac{\partial f(\eta)}{\partial \eta} \cdot \frac{\partial \eta}{\partial y} = f' \cdot \sqrt{\frac{v_\infty}{\nu x}} \Rightarrow \frac{\partial^2 f(\eta)}{\partial \eta^2} = \frac{\partial}{\partial \eta} \left(f' \cdot \sqrt{\frac{v_\infty}{\nu x}} \right) =$$

$$= \sqrt{\frac{v_\infty}{\nu x}} \cdot (f'' \sqrt{\frac{v_\infty}{\nu x}})$$

Si trova:

$$\tau_w = \mu \sqrt{v_\infty \nu x} \cdot \left(\frac{v_\infty}{\nu x} f'' \right) = \mu v_\infty \sqrt{\frac{v_\infty}{\nu x}} f'' = \frac{\mu v_\infty}{\delta(x)} f''$$

$$\tau_w = \frac{\mu v_\infty}{\delta(x)} f''$$

All' aumentare della coordinata x lungo la lastra piana, $\delta(x)$ aumenta ovvero τ_w diminuisce. Questo perché τ_w è proporzionale all' inclinazione del profilo di velocità, la quale si riduce proprio all' aumentare di x .