

Lo spessore di spostamento:

$$\begin{aligned}\delta_1 &= \int_0^\infty \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy = \\ &= \int_0^{\delta(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy + \underbrace{\int_{\delta(x)}^\infty \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy}_{=0} = \\ &= \int_0^{\delta(x)} \left(1 - 2\frac{y}{\delta(x)} + \frac{y^2}{\delta^2(x)}\right) dy = \\ &= \frac{1}{3}\delta(x)\end{aligned}\quad (9.3)$$

Lo spessore di quantità di moto:

$$\begin{aligned}\delta_2 &= \int_0^\infty \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy \\ &= \int_0^{\delta(x)} \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy + \underbrace{\int_{\delta(x)}^\infty \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy}_{=0} = \\ &= \frac{2}{15}\delta(x)\end{aligned}\quad (9.4)$$

Il rapporto di forma vale quindi  $H = 5/2$ .

## 9. Strato limite

**Esercizio 9.1 — Spessori di strato limite: strato limite laminare.** Dato il profilo di velocità, determinare il rapporto di forma  $H$ .

$$u(x, y) = \begin{cases} U(x) \left(2\frac{y}{\delta(x)} - \frac{y^2}{\delta^2(x)}\right) & y \leq \delta(x) \\ U(x) & y > \delta(x) \end{cases} \quad (9.1)$$

■

**Soluzione**

**Concetti.** Spessori di strato limite. Rapporto di forma  $H = \delta_1/\delta_2$ .

$$\begin{aligned}\delta_1(x) &= \int_0^\infty \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy \\ \delta_2(x) &= \int_0^\infty \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy\end{aligned}\quad (9.2)$$

**Svolgimento.** L'esercizio viene risolto calcolando prima gli integrali nelle definizioni degli spessori di strato limite e poi il loro rapporto.

**Esercizio 9.2** — Spessori di strato limite: strato limite turbolento. Dato il profilo di velocità, determinare il rapporto di forma  $H$ .

$$\frac{u(x, y)}{U(x)} = \begin{cases} \left(\frac{y}{\delta(x)}\right)^{\frac{1}{7}} & y \leq \delta(x) \\ 1 & y > \delta(x) \end{cases} \quad (9.5)$$

■

#### Soluzione

**Concetti.** Spessori di strato limite. Rapporto di forma  $H = \delta_1/\delta_2$ .

$$\begin{aligned} \delta_1(x) &= \int_0^\infty \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy \\ \delta_2(x) &= \int_0^\infty \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy \end{aligned} \quad (9.6)$$

**Svolgimento.** L'esercizio viene risolto calcolando prima gli integrali nelle definizioni degli spessori di strato limite e poi il loro rapporto.

Lo spessore di spostamento:

$$\begin{aligned} \delta_1 &= \int_0^\infty \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy = \\ &= \int_0^{\delta(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy + \underbrace{\int_{\delta(x)}^\infty \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy}_{=0} \\ &= \frac{1}{8}\delta(x) \end{aligned} \quad (9.7)$$

Lo spessore di quantità di moto:

$$\begin{aligned} \delta_2 &= \int_0^\infty \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy \\ &= \int_0^{\delta(x)} \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy + \underbrace{\int_{\delta(x)}^\infty \frac{u(x, y)}{U(x)} \left(1 - \frac{u(x, y)}{U(x)}\right) dy}_{=0} \\ &= \frac{7}{72}\delta(x) \end{aligned} \quad (9.8)$$

Il rapporto di forma vale quindi  $H = 9/7$ .

*Osservazione.* Questo profilo di velocità viene usato come approssimazione del profilo di strato limite turbolento. Questo profilo ha  $\frac{\partial u}{\partial y}|_{y=0}$  infinita, che implica sforzo a parete infinito. Una formula per lo sforzo di parete, associata a questo profilo di velocità è:

$$\tau_w = 0.0225\rho U^2 \left(\frac{\nu}{U\delta}\right)^{\frac{1}{4}} \quad (9.9)$$

**Esercizio 9.3** — Equazione integrale di Von Karman. Dati  $\rho = 1.225\text{kg}/\text{m}^3$ ,  $\nu = 10^{-5}\text{m}^2/\text{s}$  e velocità esterna  $U(x) = 1.45\text{m}/\text{s}$ , utilizzando le formule per il profilo di velocità e sforzo a parete per lo strato limite turbolento, calcolare lo spessore  $\delta(x)$  dello strato limite.

$$\frac{u(x, y)}{U(x)} = \begin{cases} \left(\frac{y}{\delta(x)}\right)^{\frac{1}{7}} & y \leq \delta(x) \\ 1 & y > \delta(x) \end{cases} \quad (9.10)$$

$$\tau_w = 0.0225\rho U^2 \left(\frac{\nu}{U\delta}\right)^{\frac{1}{4}} \quad (9.11)$$

■

#### Soluzione

**Concetti.** Spessori di strato limite. Rapporto di forma. Coefficiente di attrito. Equazione integrale di Von Karman.

$$c_f = \frac{\tau_w}{\frac{1}{2}\rho U^2} \quad (9.12)$$

$$\frac{d\delta_2}{dx} + \frac{\delta_2}{U(x)} \frac{dU(x)}{dx} (2 + H) = \frac{c_f}{2} \quad (9.13)$$

**Svolgimento.** Si calcolano gli spessori di strato limite  $\delta_1$  e  $\delta_2$ , il rapporto di forma  $H$  e il coefficiente di attrito  $c_f$ ; poi si inseriscono nell'equazione integrale di Von Karman. Poiché la velocità esterna non varia in  $x$ , il secondo termine si annulla.

Gli spessori di strato limite e il rapporto di forma hanno valore  $\delta_1 = \frac{1}{8}\delta$ ,  $\delta_2 = \frac{7}{72}\delta$ ,  $H = \frac{9}{7}$ .

Il coefficiente di attrito vale:

$$\begin{aligned} c_f &= \frac{\tau_w}{\frac{1}{2}\rho U^2} = \\ &= \frac{2}{\rho U^2} 0.0225\rho U^2 \left(\frac{\nu}{U\delta}\right)^{\frac{1}{4}} = \\ &= 0.045 \left(\frac{\nu}{U\delta}\right)^{\frac{1}{4}} \end{aligned} \quad (9.14)$$

Inserendo nell'equazione di Von Karman:

$$\frac{d\delta_2}{dx} = \frac{c_f}{2} \quad \Rightarrow \quad \frac{7}{72} \frac{d\delta(x)}{dx} = 0.0225 \left(\frac{\nu}{U\delta}\right)^{\frac{1}{4}} \quad (9.15)$$

Integrando tra 0 e  $x$ , avendo imposto  $\delta(0) = 0$ , si ottiene:

$$\delta(x) = 0.0225 \frac{90}{7} \left(\frac{\nu}{U}\right)^{\frac{1}{4}} x^{\frac{4}{5}} \quad (9.16)$$

Infine espandendo i termini, ricordando la definizione di rapporto di forma  $H = \delta_1/\delta_2$ , coefficiente di attrito  $c_f = \frac{\tau_w}{\frac{1}{2}\rho U^2}$

$$\begin{aligned} 2UU'\delta_2 + U^2\delta_2' + UU'\delta_1(x) &= \frac{\tau_w(x)}{\rho} \\ [2\delta_2 + \delta_1]UU' + U^2\delta_2' &= \frac{\tau_w(x)}{\rho} \\ [2 + H]\delta_2 \frac{U'}{U} + \delta_2' &= \frac{\tau_w}{\rho U^2} = \frac{c_f}{2} \end{aligned} \quad (9.22)$$

**Dalle equazioni di Prandtl per lo strato limite all'equazione integrale di VK.**

L'equazione integrale di VK (9.13) viene ricavata integrando in  $y$  tra 0 e  $\infty$  la componente  $x$  della quantità di moto delle equazioni di Prandtl per lo strato limite

$$\underbrace{\int_{y=0}^{\infty} u \frac{\partial u}{\partial x} dy}_{(a)} + \underbrace{\int_{y=0}^{\infty} v \frac{\partial u}{\partial y} dy}_{(b)} - \underbrace{\int_{y=0}^{\infty} \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} dy}_{(c)} - \underbrace{\int_{y=0}^{\infty} U U'(x) dy}_{(d)} = 0 \quad (9.17)$$

dove è stata indicata con  $U(x)$  la velocità della corrente esterna allo strato limite. Si calcolano ora i termini (c), (b). Da (c) si ricava un termine nel quale compare lo sforzo tangenziale a parete  $\tau_w$

$$- \int_{y=0}^{\infty} \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}(x, y) dy = -\nu \left[ \frac{\partial u}{\partial y} \right]_{y=0}^{\infty} = \nu \frac{\partial u}{\partial y}(x, 0) = \frac{\tau_w(x)}{\rho} \quad (9.18)$$

Il termine (b) richiede un po' di lavoro e attenzione in più (IxP indica l'integrazione per parti).

$$\begin{aligned} \int_{y=0}^{\infty} v(x, y) \frac{\partial u}{\partial y}(x, y) dy &= \left( \text{IxP} : \int_0^{\infty} v \frac{\partial u}{\partial y} = [vu]_{y=0}^{\infty} - \int_0^{\infty} u \frac{\partial v}{\partial y} \right) \\ &= v(x, \infty)u(x, \infty) - \underbrace{v(x, 0)u(x, 0)}_{=0} - \int_0^{\infty} u \frac{\partial v}{\partial y} dy \\ &= v(x, \infty)U(x) + \int_{y=0}^{\infty} \frac{\partial u}{\partial x} u = \left( v(x, \infty) = \int_{y=0}^{\infty} \frac{\partial v}{\partial y}(x, y) dy = - \int_{y=0}^{\infty} \frac{\partial u}{\partial x}(x, y) dy \right) \\ &= - \int_{y=0}^{\infty} U(x) \frac{\partial u}{\partial x} dy + \int_{y=0}^{\infty} \frac{\partial u}{\partial x}(x, y) u(x, y) dy \end{aligned} \quad (9.19)$$

Inserendo le espressioni (9.18), (9.19) nell'equazione (9.17), si ottiene:

$$\begin{aligned} 0 &= \int_0^{\infty} \left[ 2u \frac{\partial u}{\partial x} - U \frac{\partial u}{\partial x} - U \frac{dU}{dx} \right] dy + \frac{\tau_w}{\rho} = \\ &= \int_0^{\infty} \left[ \frac{\partial u^2}{\partial x} - \frac{\partial(Uu)}{\partial x} + u \frac{dU}{dx} - u \frac{dU}{dx} \right] dy + \frac{\tau_w}{\rho} = \\ &= \int_0^{\infty} \frac{\partial}{\partial x} \left[ u^2 - Uu \right] dy - \frac{dU}{dx} \int_0^{\infty} [U - u] dy + \frac{\tau_w}{\rho} = \\ &= \frac{d}{dx} \int_0^{\infty} [u^2 - Uu] dy - \frac{dU}{dx} \int_0^{\infty} [U - u] dy + \frac{\tau_w}{\rho} = \\ &= - \frac{d}{dx} \left( U^2(x) \int_0^{\infty} \frac{u}{U} \left[ 1 - \frac{u}{U} \right] dy \right) - \frac{dU}{dx} U \int_0^{\infty} \left[ 1 - \frac{u}{U} \right] dy + \frac{\tau_w}{\rho} = \\ &= - \frac{d}{dx} \left[ U^2(x) \delta_2(x) \right] - U(x) U'(x) \delta_1(x) + \frac{\tau_w(x)}{\rho} \end{aligned} \quad (9.20)$$

Riassumendo,

$$\frac{d}{dx} \left[ U^2(x) \delta_2(x) \right] + U(x) U'(x) \delta_1(x) = \frac{\tau_w(x)}{\rho} \quad (9.21)$$