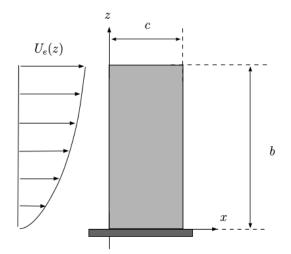
## Esercizio 9.6 — Strato limite di Blasius

**3D.** Nella figura accanto una lastra piana di corda c=30~cm, apertura b=75~cm e spessore trascurabile è investita da una corrente esterna d'aria ( $\rho=1.225~kg/m^3,~\mu=1.76\times 10^{-5}~kg/(ms)$ ) uniforme in corda e variabile in apertura secondo la legge

$$U_e(z) = U_e(z)\mathbf{\hat{x}} = \overline{U}\left(\frac{z}{b}\right)^{2/3}\mathbf{\hat{x}}$$

con  $\overline{U}=5~m/s$ . Assumendo la corrente laminare, stazionaria e bidimensionale su ciascuna sezione z in apertura, e potendone approssimare lo strato limite attraverso la soluzione di Blasius, si richiede di:

- 2.1) calcolare la resistenza D della lastra ed il corrispondente momento all'incastro  $M_y$ ;
- 2.2) calcolare il rapporto di forma  $H = \delta^*/\theta$ . calcolare lo spessore di spostamento  $\delta^*$  e di quantità di moto  $\theta$  dello strato limite al bordo d'uscita della lamina con riferimento alla sezione di mezzeria.



## Soluzione

Concetti. Soluzione di Blasius dello strato limite. Spessori di strato limite.

**Svolgimento.** Il problema viene risolto usando la soluzione in similitudine di Blasius dello strato limite.

$$(9.28)$$

- Per il calcolo della resistenza e del momento alla radice è necessario calcolare lo sforzo a parete sulla lamina piana  $\tau_w(x,z)$ . La resistenza è l'integrale di  $\tau_w$  sulla superficie; il momento  $M_y$  è l'integrale di  $z\tau_w(x,z)$  esteso alla superficie (viene fatta l'ipotesi che l'unica componente dello sforzo a parete sia diretta lungo x).
- Gli spessori di strato limite sono funzione di (x, z).

$$\delta^*(x,z) = \int_0^\infty \left[ 1 - \frac{u(x,y,z)}{U_e(x,z)} \right] dy, \qquad \theta(x,z) = \int_0^\infty \frac{u(x,y,z)}{U_e(x,z)} \left[ 1 - \frac{u(x,y,z)}{U_e(x,z)} \right] dy$$
(9.29)

Usando le relazioni dello strato limite di Blasius, si trova

$$\delta^* = \int_0^\infty (1 - g'(\eta(y))) dy = \delta(x) \int_0^\infty (1 - g'(\eta)) d\eta$$

$$\theta = \int_0^\infty g'(\eta) (1 - g'(\eta(y))) dy = \delta(x) \int_0^\infty g'(\eta) (1 - g'(\eta)) d\eta$$
(9.30)

Per lo spessore di spostamento si ha:

$$\delta^* = \delta(x) \int_0^\infty (1 - g'(\eta)) d\eta =$$

$$= \delta(x) [\eta - g(\eta)]|_0^\infty = \qquad (g(0) = 0)$$

$$= \delta(x) \lim_{\eta \to \infty} [\eta - g(\eta)] = \qquad (\lim_{\eta \to \infty} [\eta - g(\eta)] = 1.721)$$

$$= 1.721 \cdot \delta = \qquad (\delta = \sqrt{\nu x/U})$$

$$= 1.721 \sqrt{\frac{\nu x}{U(z)}}$$
(9.31)

Per lo spessore di quantità di moto:

$$\theta = \delta(x,z) \int_0^\infty g'(\eta)(1-g'(\eta))d\eta =$$

$$= \delta \int_0^\infty g'(\eta)d\eta - \delta \int_0^\infty g'^2(\eta)d\eta =$$

$$= \delta [g(\eta)]|_0^\infty - \delta \int_0^\infty g'^2(\eta)d\eta =$$

$$= \delta \lim_{\eta \to \infty} g(\eta) - \delta \int_0^\infty [(gg')' - gg'']d\eta =$$

$$= \delta \lim_{\eta \to \infty} g(\eta) - \delta [gg']|_0^\infty - \delta \int_0^\infty 2g'''d\eta =$$

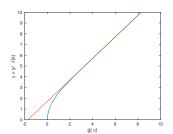
$$= \delta \lim_{\eta \to \infty} g(\eta) - \delta \lim_{\eta \to \infty} g(\eta)g'(\eta) - 2\delta[g''(\eta)]|_0^\infty = (\lim_{\eta \to \infty} g'(\eta) = 1, \lim_{\eta \to \infty} g''(\eta) = 0)$$

$$= 2\delta(x,z)g''(0) =$$

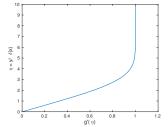
$$= 0.664 \sqrt{\frac{\nu x}{U(z)}}$$

$$(9.32)$$

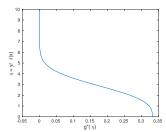
Il rapporto di forma vale quindi  $H = \delta^*/\theta = 1.721/0.664$ , cioè H = 2.59.



(a) Grafico di  $g(\eta)$ : per  $\eta \to \infty$  g ha derivata uguale a 1; l'intersezione dell'asintoto con l'asse orizzontale avviene per g(0) = 1.721.



(b) Grafico di  $g'(\eta)$ : rappresenta il profilo adimensionale dela velocità. Per  $\eta \to \infty$   $g'(\eta) \to 1$ .



(c) Grafico di  $g''(\eta)$ : è legato alla derivata parziale  $\partial u/\partial y$ . Per determinare lo sforzo a parete è necessario trovare il valore di g''(0): g''(0) = 0.332