

Διαστατική Ανάλυση

8

Εξισώσεις

Συνέχειας $\frac{D\rho}{Dt} + \rho \vec{\nabla} \cdot \vec{u} = 0$

Ορμή $\rho \frac{D\vec{u}}{Dt} = \rho \vec{f}_b - \vec{\nabla} P + \mu \nabla^2 \vec{u}$

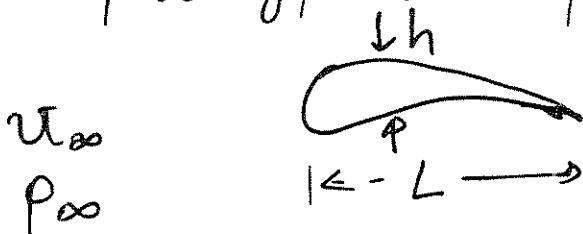
Ενέργεια
Εσωτερική $\rho \frac{D\varepsilon_0}{Dt} = \vec{\nabla} \cdot (k \vec{\nabla} T) - P \vec{\nabla} \cdot \vec{u} + \Phi$

συνήθεις μονάδες $m, kg, sec, ^\circ K$

φυσικές ποσότητες $L, M, T, \text{⊕}$
 $\downarrow \quad \downarrow$
 $\rho L^3 \quad L/u_0$

φυσικές κλίμακες
(χαρακτηριστικά μεγέθη)

Παράδειγμα: ασυμπίεστο, αττρωτικό ρευστο



$\frac{h}{L}$ αδιάστατη

μονάδες κλίμακες αδιάστατες
 $L \quad m \quad L \quad \vec{r}' = \vec{r}/L$

$M \quad kg \Rightarrow \rho_\infty L^3 \quad \rho' = \rho/\rho_\infty$

$T \quad sec \quad L/u_\infty \quad t' = t/(L/u_\infty)$

β) μόνιμη, άσυμπίεση, ιξωδική
 c_0 - ταχύτητα ήχου (συμπιεστικότητα)
 μ - δυναμικό ιξώδες
 Νέος κλίμακας L και T

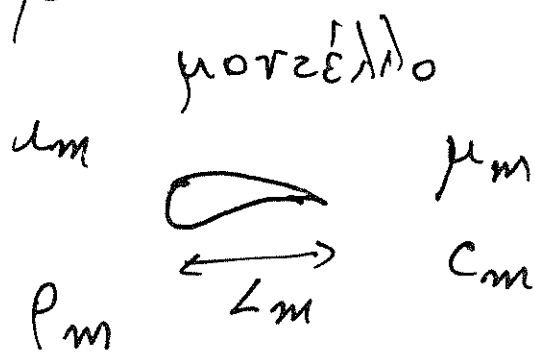
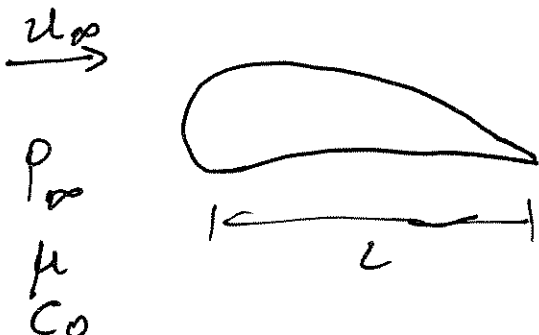
$$L \text{ και } L_V = \frac{\mu}{\rho_\infty u_\infty}$$

$$\frac{L}{u_\infty} \text{ και } T_V = \frac{L}{c_0}$$

$$\frac{L}{L_V} = \frac{L}{\mu / (\rho_\infty u_\infty)} = Re \dots \dots \dots \underbrace{\text{ομοπαροῦ}}_{\substack{Re \gg 1 \quad L \\ Re \ll 1 \quad L_V}}$$

$$\frac{T_V}{T_\infty} = \frac{L/c_0}{L/u_\infty} = Ma \dots \dots \dots$$

Δυναμική ομοίωση



Όταν ίδια

$$Re = \frac{\rho L u_\infty}{\mu} = \frac{\rho_m L_m u_m}{\mu_m}$$

$$Ma = \frac{u_\infty}{c_0} = \frac{u_m}{c_m}$$

Αδιαβατικότητα

Κλίμακες ή χαρακτηριστικές ποσότητες $L, u_\infty, \rho_\infty, \mu_\infty$

$$x_i^* = \frac{x_i}{L} \quad t^* = \frac{t}{L/u_\infty} \quad u_i^* = \frac{u_i}{u_\infty}, \quad \rho^* = \rho/\rho_\infty \text{ (συμπίεση)}$$

$$\mu^* = \frac{\mu}{\mu_\infty} \quad \text{ή Νευζωνικά}$$

Υαλική παράγωγος $\frac{D}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} + (\vec{u} \cdot \vec{\nabla})$

$$T_{\text{Local } u_\infty} \approx \frac{L}{u_\infty} \quad \text{ή} \quad \frac{D}{Dt} = \frac{u_\infty}{L} \left(\frac{\partial}{\partial t^*} + u_i^* \frac{\partial}{\partial x_i^*} \right) = \frac{u_\infty}{L} \frac{D}{Dt^*}$$

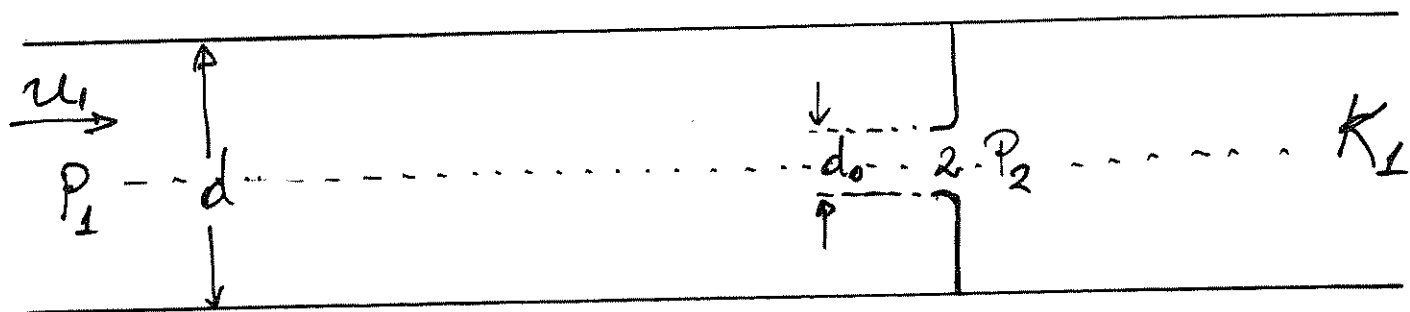
Αν $T_{\text{Local}} \neq \frac{L}{u_\infty} \Rightarrow \text{Strouhal} = \frac{T_{\text{Local}}}{L/u_\infty} \Rightarrow \frac{u_\infty}{L u}$

Διατήρηση μάζας $\frac{D\rho}{Dt} = -\rho \vec{\nabla} \cdot \vec{u} \Rightarrow \text{Ma} = \frac{u}{c_0}$

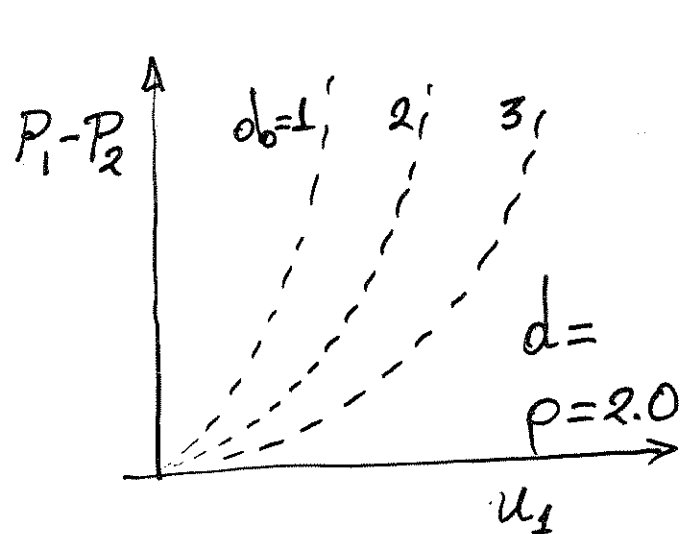
Διατήρηση ορμής $\boxed{Re = \frac{\rho L u_\infty}{\mu}}$ $C_p = \frac{p - p_0}{\frac{1}{2} \rho u^2} = \frac{1}{Eu}$

$$\text{Froude} = \frac{u_\infty}{\sqrt{Lg}}$$

Κυλινδρικός σωλήνας με φράγμα



$P_2 - P_1$ εξαρτάται από u_1, d, d_0, ρ



Επανελαμβάνουμε το πείραμα για τιμές d και ρ .

Μήπως υπάρχει πιο βύρνηση διαδικασία.

- 1) Χρησιμοποιούμε την εμπειρία μας για τα βρόμια σημαντικές παραμέτρους.
- 2) Καθόζερα, κάνοντας βασικές υποθέσεις και χρησιμοποιώντας τους βασικούς νόμους.

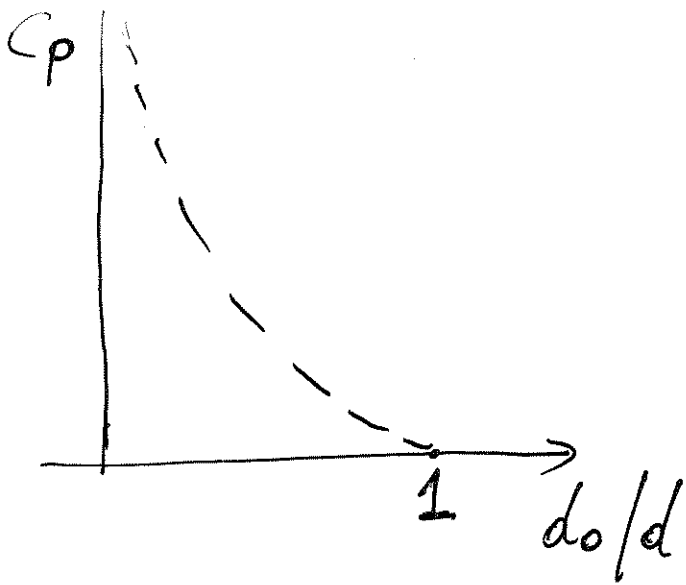
Ασυμπίεστο ρευστό $\Rightarrow \frac{u_2}{u_1} = \left(\frac{d}{d_0}\right)^2$ κυκλική διατομή

Κατά μήκος K_1 περιμένουμε βραδόν ασφρότηλη ροή (και απδωφική) με βραδερή πυκνότηα.

$$P_1 - P_2 = \frac{1}{2} \rho u_2^2 - \frac{1}{2} \rho u_1^2$$

Ορίζουμε $C_p = \frac{P_1 - P_2}{\frac{1}{2} \rho u_1^2} = \left(\frac{d}{d_0}\right)^2 - 1$ συντελεστής πίεσης

Μόνο C_p vs $\left(\frac{d_0}{d}\right)$ αρκεί



Αποκλίσεις από την C_p για διαφορετικό ρ ή u_1 σημαίνει ότι ισχύουν απόλυτα οι υποθέσεις. Τότε $\rightarrow ??$

Θεώρημα Buckingham

n -παράμετροι στο πρόβλημα

k -βασικές παράμετροι συνήθως $k=3, 4$

π.α. L, T, ρ, Θ or L, U, ρ, Θ ο.γ.

$n-k$ εκφράζονται συναρτήσει των k .

$\underbrace{\alpha_1, \dots, \alpha_k}_{\text{βασικές}} \quad \underbrace{\alpha_{k+1}, \dots, \alpha_n}_{\text{εξαρτημένες}} \quad \text{διαφορετικές διαστάσεις}$

κάθε $\alpha_i = \alpha_1^{\lambda_1} \alpha_2^{\lambda_2} \dots \alpha_k^{\lambda_k}$

Για κάθε $\alpha_{k+1}, \dots, \alpha_n$

$$\pi_{k+1} = \frac{\alpha_{k+1}}{\alpha_1^{l_1} \dots \alpha_k^{l_k}} \quad \begin{array}{l} \text{αδιάβραστες} \\ \text{ποσότητες} \end{array}$$

l_1, \dots, l_k - διαφορετικά για κάθε α_{k+1}

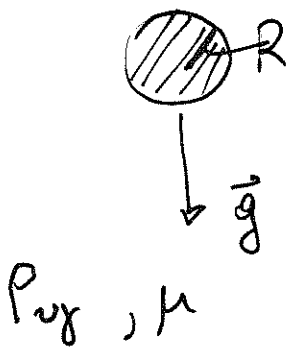
Κάθε μία από τα π_{k+1}, \dots, π_n
γράφεται σαν συνάρτηση των υπολοίπων

$$\pi = \frac{\alpha_p}{\alpha_1^{p_1} \alpha_2^{p_2} \dots \alpha_k^{p_k}} = \Phi(\pi_{k+1}, \dots, \pi_n)$$

συνάρτηση $n-k$
παραμέτρων.

Μορφή της όπως άγνωστη!!

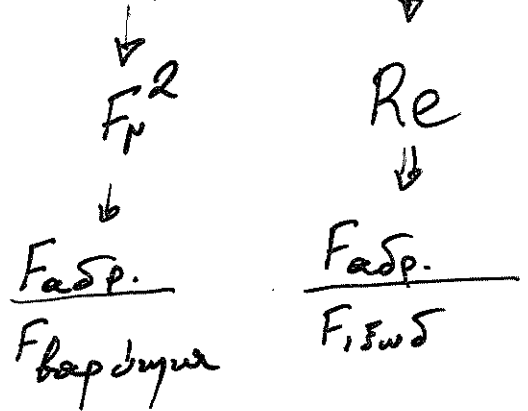
Βοήθεια από φυσική διαίσθηση
και βασικούς νόμους.



$\rho_{\nu\gamma}, \rho_{\phi}, R, g, u_0, \mu$
 $n=6$ παράμετροι
 $k=3$ βασικές $R, \rho_{\nu\gamma}, g$
 $n-k=3$ εξαρτημένες

$$\pi_1 = \frac{\rho_{\phi}}{\rho_{\nu\gamma}} \quad \pi_2 = \frac{u_0^2}{Rg} \quad \pi_3 = u_0 \frac{R\rho_{\nu\gamma}}{\mu}$$

$\pi_1 > 1$ τωβση
 $\pi_1 < 1$ άνωδω



$$\pi_2 = f(\pi_1, \pi_3) \quad \eta \quad \pi_3 = g(\pi_1, \pi_2) \Rightarrow u_0$$

$$\frac{u_0^2}{Rg} = f\left(\frac{u_0 R \rho_{\nu\gamma}}{\mu}, \frac{\rho_{\phi}}{\rho_{\nu\gamma}}\right) \text{ επιλογη}$$

+ φυσικά επιχειρήματα.

Re, u_0 μικρά

βαρύτητα \approx ισωδυνα $\approx \bar{a} \approx 0 \Rightarrow u_0$ -οριακή

$\sim g$ $\sim \mu$ μόνο ως λόγος g/μ

$$\Rightarrow \frac{u_0^2}{Rg} = \frac{u_0 R \rho_{\nu\gamma}}{\mu} g\left(\frac{\rho_{\phi}}{\rho_{\nu\gamma}}\right) - g() \text{ άγνωστη συνάρτηση}$$

Αν $p_{uy} = p_{of}$ ισοροπία $\Rightarrow u = 0$

$$\text{βαρύτητα} - \text{άνωση} \approx g (p_{of} - p_{uy})$$

$$p_{of} > p_{uy} - \text{πώση}$$

$$p_{of} < p_{uy} - \text{άνωση}$$

$$g \left(\frac{p_{of}}{p_{uy}} \right) = C \left(\frac{p_{of}}{p_{uy}} - 1 \right)$$

↓
άνωση σταθερά'

Λύση σε δύο περιοχές και
συμφωνία στο όριο του οριακού
στρώματος

Α) Εκτός οριακού στρώματος ασφύβητη ροή
Επίδραση ίδιους αμελητέα
 $y \gg \delta(x) \quad u \approx U \quad \frac{du}{dx} \sim 0 \quad v \sim 0$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} \approx -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} \rightarrow 0$$

Β) Αρκεί να λύσουμε τα δύο προβλήματα
(συνδυασμό αριθμητικό πρόβλημα) να λύσουμε
μόνο, μία στο οριακό στρώμα με
οριακές συνθήκες

$$y=0 \Rightarrow u=v=0 \quad (\text{μύ οδίαγωγή})$$

$$y=\delta(x) \Rightarrow u=U(x)$$

Γ) Εισηγήσει υπόθεση $\frac{\partial \bar{U}}{\partial x} \sim 0$ (Blasius)

\Rightarrow παραλείπουμε $\frac{\partial p}{\partial x}$ που είναι συνεχής
στο $y=\delta(x)$.

Λύση Blasius

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} +$$

B.C. $y=0; u=v=0$
 $y \rightarrow \infty \quad u \rightarrow U$
 $x=0 \quad u(y)=U$

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

Συνάρτηση ροής $\psi(x, y)$

$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y} \quad v = - \frac{\partial \psi}{\partial x}$$

με ορισμένες συνθήκες

$$y=0 \Rightarrow \psi = \text{σταθερά}$$

$$y \rightarrow \infty \Rightarrow \psi \approx Uy$$

$$x=0 \Rightarrow \psi = Uy$$

Λύση αναμεταξύ $u(x, y) \approx u_0(x) g\left(\frac{y}{\Delta(x)}\right)$

δηλ. για κάθε x η μεταβολή στην y -
γίγεται σε μεταβολή κλίμακα $\Delta(x) \sim \delta$

$$\text{Αν } \psi = U \Delta f\left(\frac{y}{\Delta}\right) \Rightarrow \frac{\partial \psi}{\partial y} = U f'\left(\frac{y}{\Delta}\right) \Rightarrow f' = g$$

$$v = U \left[f - \frac{y}{\Delta} f' \right] \frac{d\Delta}{dx} \quad u = U f'\left(\frac{y}{\Delta}\right)$$

Αντικατάσταση στην Navier-Stokes

$$\frac{\partial u}{\partial x} = -U \frac{y}{\Delta^2} g' \frac{d\Delta}{dx} = -U \frac{y}{\Delta^2} f'' \frac{d\Delta}{dx}$$

$$\frac{\partial u}{\partial y} = \frac{U}{\Delta} f''\left(\frac{y}{\Delta}\right) \quad \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = \frac{U}{\Delta^2} f'''$$

Navier Stokes (x-)

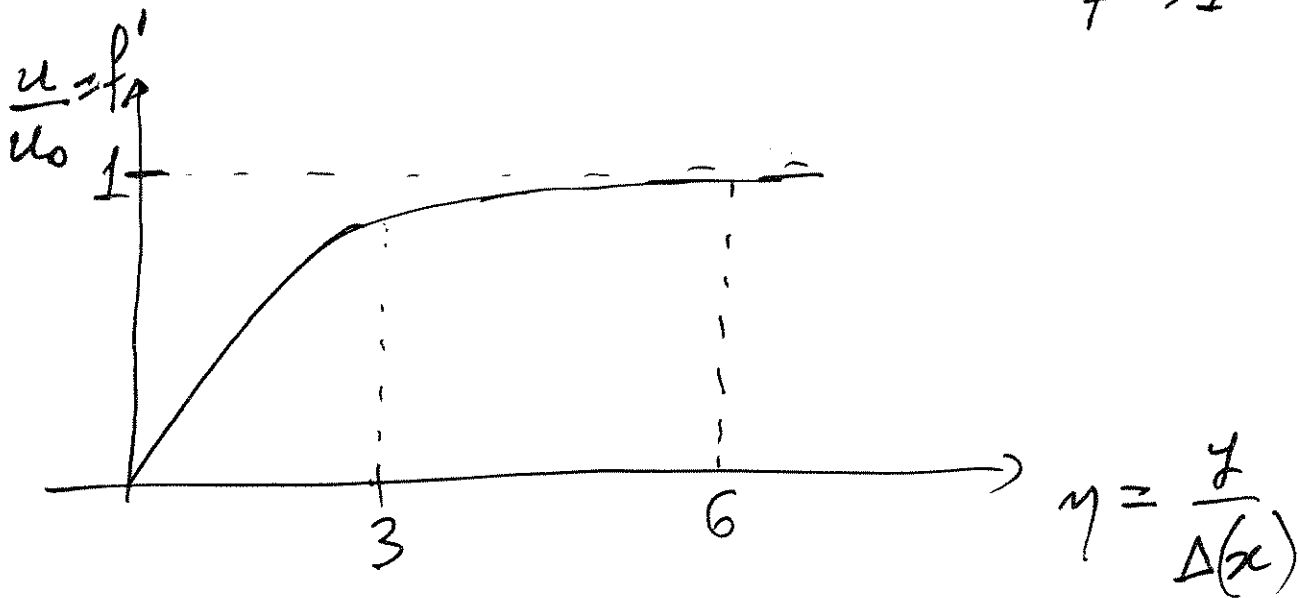
$$\underbrace{U f' \left\{ -U \frac{y}{\Delta^2} f'' \frac{d\Delta}{dx} \right\}}_{u \frac{du}{dx}} + \underbrace{-U \left[f - \frac{y f'}{\Delta} \right] \frac{d\Delta}{dx} \frac{U}{\Delta} f''}_{v \frac{du}{dy}} = \underbrace{\nu \frac{U}{\Delta^2} f'''}_{\nu \frac{d^2 u}{dy^2}}$$

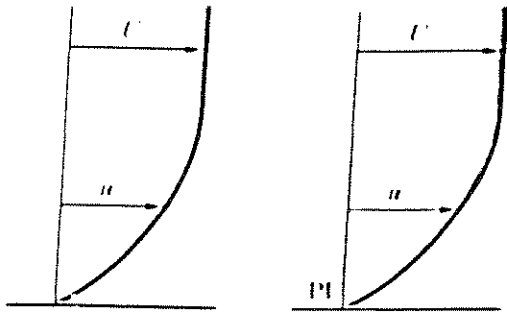
$$\frac{U^2}{\Delta} \frac{d\Delta}{dx} f f'' + \frac{\nu U}{\Delta^2} f''' = 0$$

Για $f\left(\frac{y}{\Delta(x)}\right)$ δὲν ἔχει
σταθεροὶ συντελεστῆς δὲν $\eta = \frac{y}{\Delta(x)}$

$$\frac{U^2}{\Delta} \frac{d\Delta}{dx} \sim \frac{1}{2} \frac{\nu U}{\Delta^2} \Rightarrow \Delta^2 = \frac{\nu x}{U} + C$$

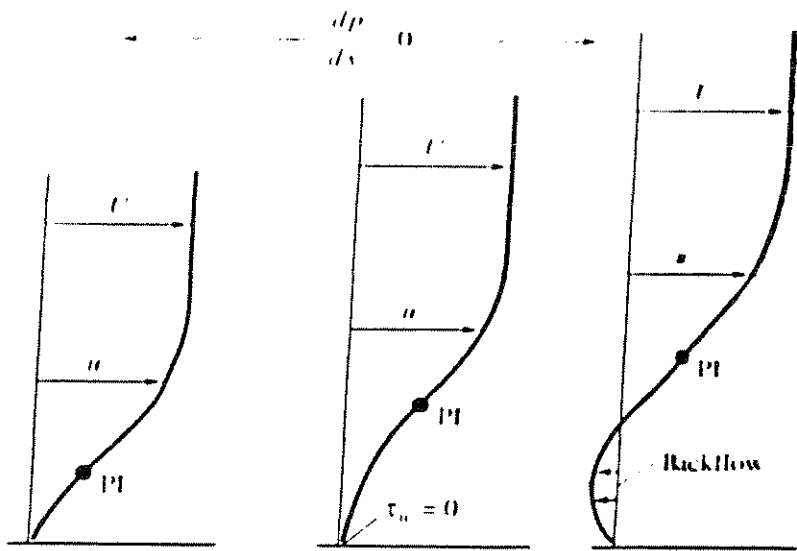
καὶ $f f'' + 2 f''' = 0$ + B.C. $f = f' = 0$ $\eta = 0$
 $f' \rightarrow 1$ $\eta \rightarrow \infty$





(a) Favorable gradient
 $\frac{dU}{dx} > 0$
 $\frac{dp}{dx} < 0$
 No separation.
 PI inside wall

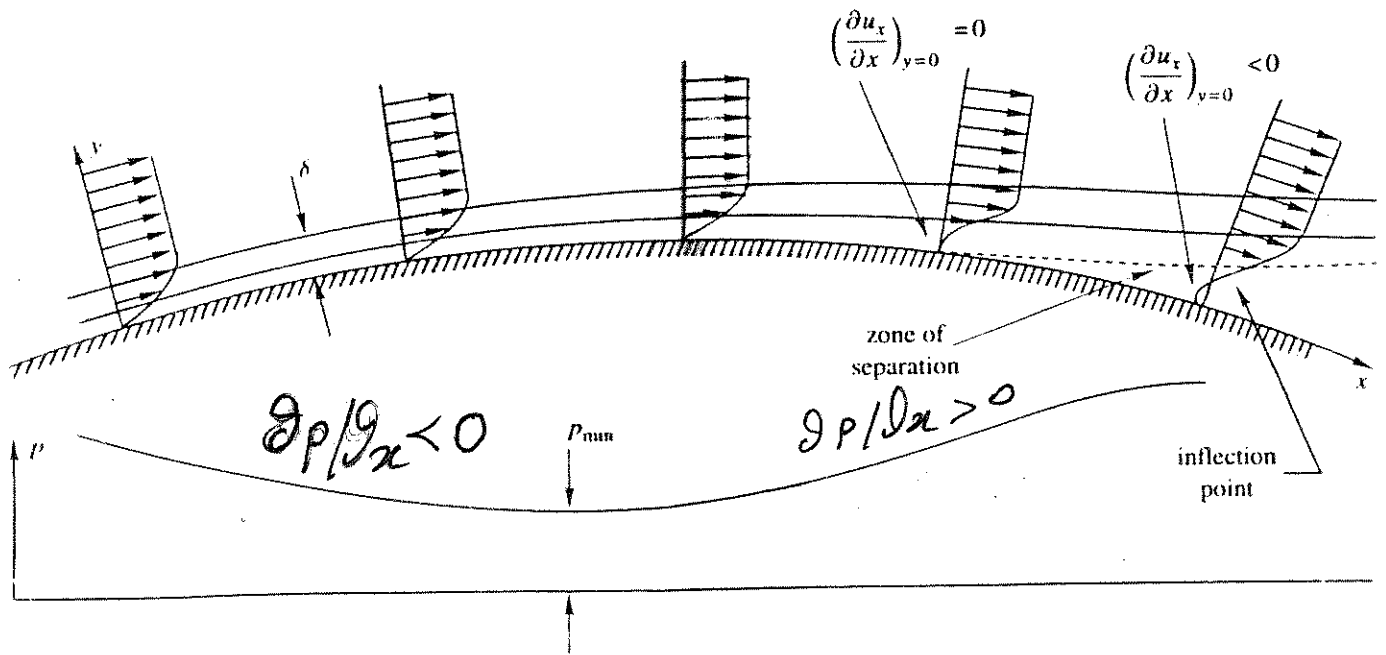
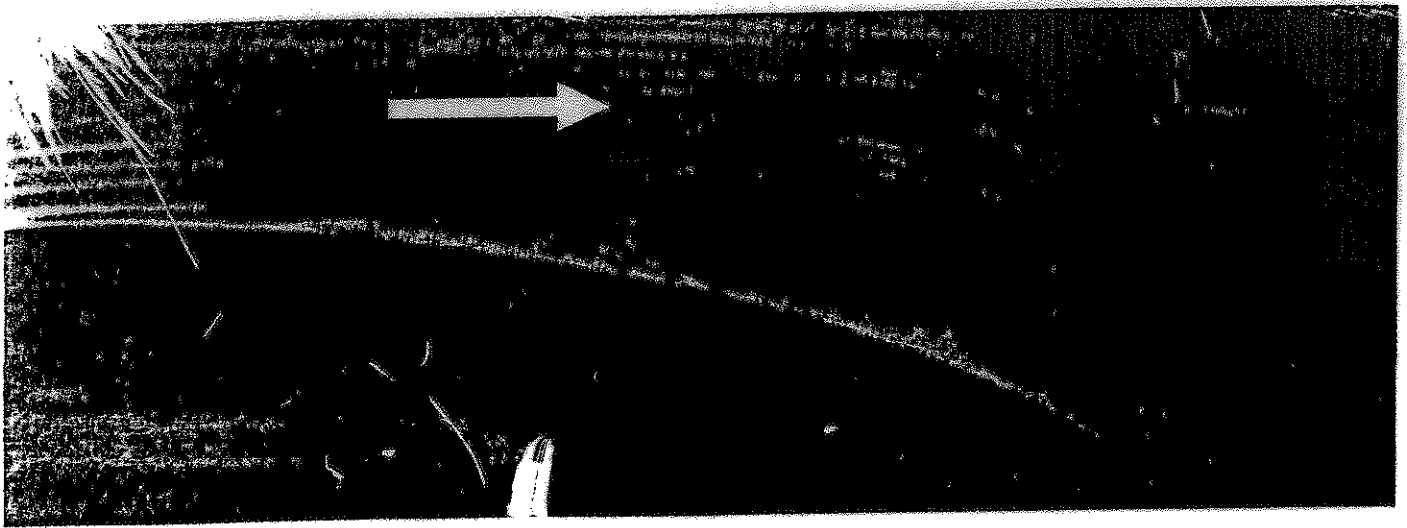
(b) Zero gradient
 $\frac{dU}{dx} = 0$
 $\frac{dp}{dx} = 0$
 No separation.
 PI at wall



(c) Weak adverse gradient:
 $\frac{dU}{dx} < 0$
 $\frac{dp}{dx} > 0$
 No separation.
 PI in the flow

(d) Critical adverse gradient:
 Zero slope at the wall:
 $\tau_w = 0$
 Separation

(e) Excessive adverse gradient:
 Backflow at the wall:
 Separated flow region



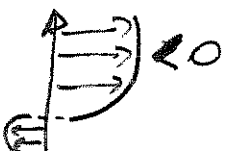
Στην επιφάνεια (επιπέδου)

$$u = v = 0 \text{ για } y = 0.$$

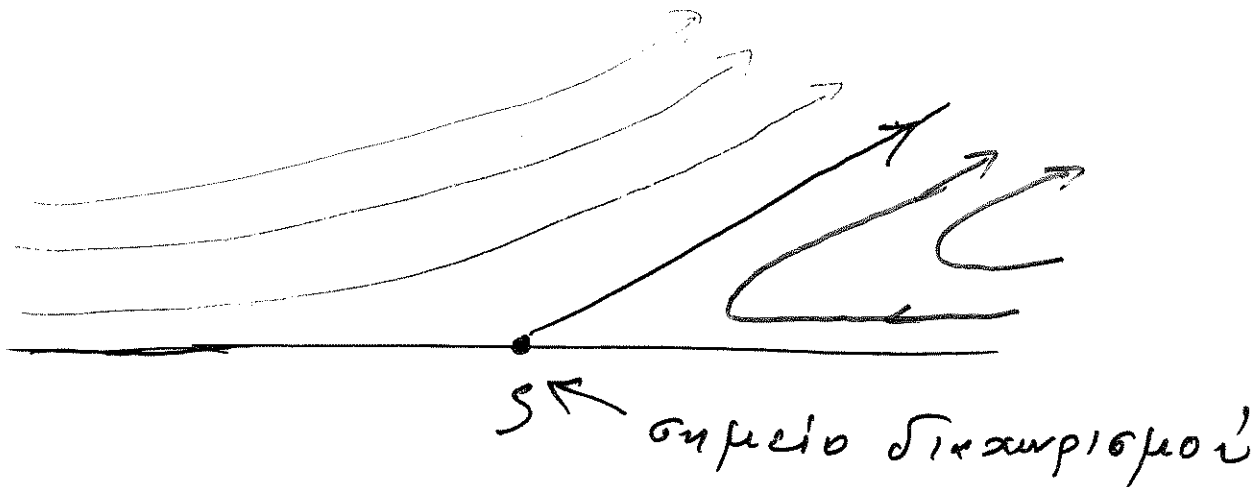
$$(\vec{u} \cdot \vec{\nu}) \vec{u} = 0 \text{ για } y = 0$$

$$-\frac{dp}{dx} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \approx 0 \text{ στην επιφάνεια.}$$

$$\frac{dp}{dx} > 0 \Rightarrow \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \Big|_{y=0} > 0 \text{ αλλά } < 0 \text{ για } y > 0$$



Διαχωρισμός ροής



$$y=0 \quad u=0 \quad v=0 \quad \text{για κάθε } x \Rightarrow \frac{\partial v}{\partial x} = 0$$