

1 Flersvarsfrågor

(3 poäng för rätt svar, -1 poäng för varje fel svar)

1. $\omega = 0$ är likvärdig med
 - a Rotationsfritt flöde.
 - b Inkompressibelt flöde.
 - c Isotermiskt flöde.
 - d Tvådimensionellt flöde.
2. Vilken egenskap definierar en fysikalisk tensor?
 - a Representationen av tensorn borde bero på vilken koordinataxel som väljs.
 - b Tensorn måste vara av första ordningen.
 - c Tensorn måste följa tensortransformationslagen när koordinatsystemet roteras.
 - d Tensorn måste minst vara av tredje ordningen.
3. Det *Euleriska* betraktelsesättet, motsatt med det *Lagrangska* betraktelsesättet,
 - a Rörelsen hos en partikel är medelvärderad över hela fluiddomänen, så att flödets storheter kan definieras.
 - b Varje fluidpartikel i flödet definieras med hjälp av sin ursprungliga position.
 - c Storheter så som densitet och hastighet är definierade som kontinuerliga funktioner av position och tid, oberoende av de underliggande fluidpartiklar.
 - d Vi kan hankas med ett oändligt antal fluidpartiklar.
4. I ett rotationsfritt flöde,
 - a är cirkulationen > 0 .
 - b är cirkulationen < 0 .
 - c är flödet kompressibelt.
 - d kan flödesfältet uttryckas i form av en potential.
5. Vilket av följande påståenden är *inte sant*:
 - a Spänningstensorn beror på positionen av en punkt på en yta, men inte på ytans orientering.
 - b För en inkompressibel fluid, är det termodynamiska trycket lika med det mekaniska trycket.
 - c Spänningstensorn är per definition anti-symmetrisk.
 - d Cauchys rörelseekvation relaterar accelerationen till netto kraften vid en punkt och gäller för alla kontinuum.

6. I fluid dynamik beräkningar (Computational Fluid Dynamics),
- Det initiala felet är viktigare än diskretiseringsfelet.
 - Endast finita differans diskretisering kan tillämpas.
 - Ekvationerna som beskriver flödet är lineariserade för att approximera flödets beteende.
 - Randvillkor är vanligtvis inte nödvändiga.
7. Vilket är det största problemet, när man försöker lösa turbulenta flöden *analytiskt*?
- Dynamisk likformighetsskalning håller inte per definition.
 - Flödet är inte stationärt per definition.
 - Flödet kan inte vara irrationellt per definition.
 - Hastigheterna hos flödet är för höga för att lösa.

1. (15 poäng) Betrakta en bred inkompressibel vätskefilm med konstant tjocklek h som pga gravitationen flödar stationärt och fullt utvecklade längs med ett plan som lutar med vinkel θ , se figur 1. Atmosfären ger ett konstant tryck och försumbar skjuvspänning längs med den fria vätske ytan ($\frac{\partial u}{\partial y}|_{y_{\text{tan}}} = 0$). Impulsekvationerna är

$$\rho \frac{\partial u_i}{\partial t} + \rho u_j \frac{\partial u_i}{\partial x_j} = -\frac{\partial p}{\partial x_i} + \rho g_i + \mu \frac{\partial^2 u_i}{\partial x_j \partial x_j}$$

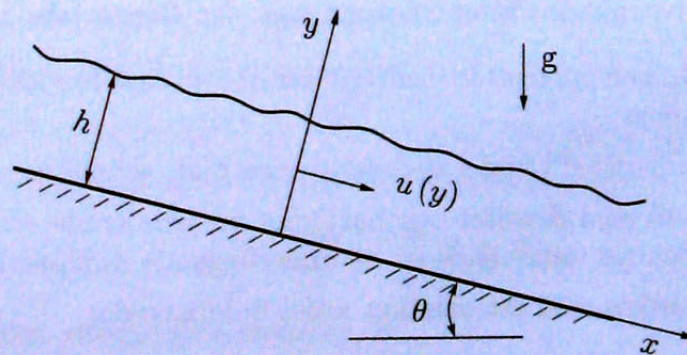


Figure 1: Problem 1.

- Vad är konsekvensen av fullt utvecklade strömning för derivatorna i x riktningen? Vad följer för $\frac{\partial v}{\partial y}$? Varför?
 - Visa att tryckvariationen är hydrostatisk, genom att analysera v impulekvationen.
 - Bestäm hastighetsfördelningen $u(y)$
 - Bestäm volymflödet per breddenhet, Q .
2. (10 pts) En tornado kan simuleras som ett två-delat cirkulerande flöde i cylindriska koordinater:

$$u_r = 0$$

$$u_\theta = \begin{cases} \Omega r & \text{if } r \leq R \\ \frac{\Omega R^2}{r} & \text{if } r > R \end{cases}$$

$$u_z = 0$$

där Ω är styrkan hos vinden (konstant).

- Skriv ut skjuvspänningstensorn i cylindriska koordinater.
- Bestäm vorticitetsvektorn i cylindriska koordinater.
- Beräkna cirkulationen Γ runt en cirkel med radien $r = 2R$ vars centrum är placerat i origo i r - θ planet.

3. (19 pts) Betrakta följande hastighetsfält:

$$u(x, y) = K(x^2 - y^2)$$

$$v(x, y) = -2Kxy$$

$$w(x, y) = 0$$

där K ä en konstant.

- Visa att hastighetsfältet är rotationsfritt.
- Verifiera att detta flöde är inkompressiblet.
- Bestäm fluidpartikelns acceleration $\frac{D\vec{u}}{Dt}$. *Ledtråd:* Den materiella derivatan, dvs derivatan som följer partikel, ä definierad i Euleriska koordinater som

$$\frac{D\phi}{Dt} = \frac{\partial\phi}{\partial t} + \vec{u} \cdot \nabla\phi$$

d Bestäm Laplacen av hastighetsvektorn,

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

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

e Använd Bernoullis ekvation för att bestämma tryckfördelningen $p(x, y, z)$. *Ledtråd:* Låt $p = p_0$ vid origo ($x = y = z = 0$) för att bestämma högerledet i Bernoullis ekvation:

$$\frac{1}{2}q^2 + \int \frac{dp}{\rho} + gz = \text{konstant}$$

Antag ρ är konstant.

4. (20 poäng) Börja från den inkompressibla Navier-Stokes ekvationer i x-riktningen,

$$\frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} + \nu \left(\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right)$$

- a Skriv om ekvationen på dimensionslös form för problemet i figur 2.
- b Identifiera de dimensionslösa grupperna som uppkommer i den dimensionslösa formen av Navier-Stokes ekvation och förklara vad de betyder.
- c En flygplansbyggare vill bygga en vattentunnel för att testa nya former på flygplansvingar. Byggaren har lyckats bygga en 1 : 10 modell av ett *riktig* flygplan. En erfaren pilot berättar att ett riktigt flygplan flyger med en hastighet på 150 km/h när det ska landa. Byggaren vet också att de viskösa effekterna är signifikanta under landningen ($\rho_{luft} \approx 1.183 \text{ kg/m}^3$ och $\mu_{luft} \approx 1.84 \times 10^{-5} \text{ Pa} \cdot \text{s}$). Så, vad ska tunnelns hastighet vara för att försäkra dynamisk likformighet? Antag $\rho_{vatten} = 988 \text{ kg/m}^3$ och $\mu_{vatten} = 0.548 \times 10^{-3} \text{ Pa} \cdot \text{s}$ vilket motsvarar en vatten temperatur på 50°C och atmosfärstryck.
- d Vad är drag kvoten $D_{prototyp}/D_{modell}$?

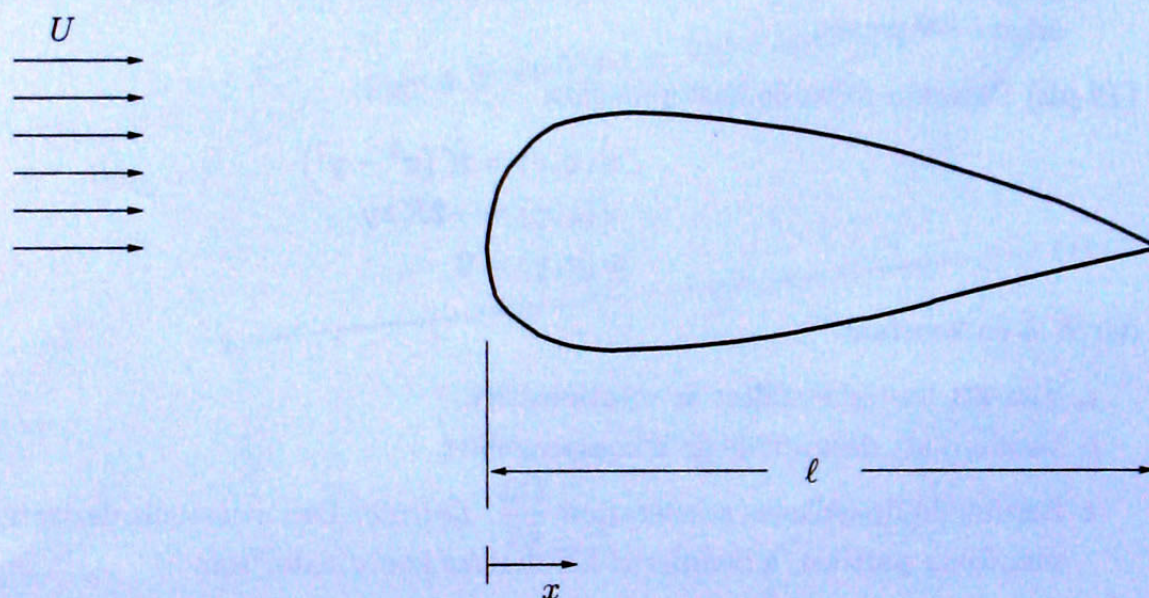


Figure 2: Problem 4: Skalningsparametrar.

5. (15 poäng) Luft vid 40°C och 1 atm ($\rho_{luft} = 1.13 \text{ kg/m}^3$, $\nu_{luft} = 1.66 \times 10^{-5} \text{ m}^2/\text{s}$) flödar i 16 m/s förbi en platta, se figur 3. Ett Pitotrör, placerat 3 mm från väggen, utvecklar en manometerhöjd $\Delta h = 10 \text{ mm}$ av Olja SAE-30, $\rho_{olja} = 1260 \text{ kg/m}^3$.

- a Beräkna hastigheten vid positionen x nedströms. *Ledtråd:* Använd Bernoullis ekvation,

$$\frac{1}{2}q^2 + \int \frac{dp}{\rho} + gz = \text{konstant}$$

- b Uppskatta nedströmspositionen x för Pitotröret. Antag laminärt flöde, så att Blasius lösning given i figur 4 kan användas.
- c Beräkna Re_x . Har vi verkligen laminärt flöde vid denna punkt?
- d Skjuvspänningen vid plattans vägg kan bestämmas genom

$$\tau_{wall} = \mu \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0}$$

Vad är skjuvspänningen vid väggen? *Ledtråd:* använd figur 4 för att bestämma derivatan.

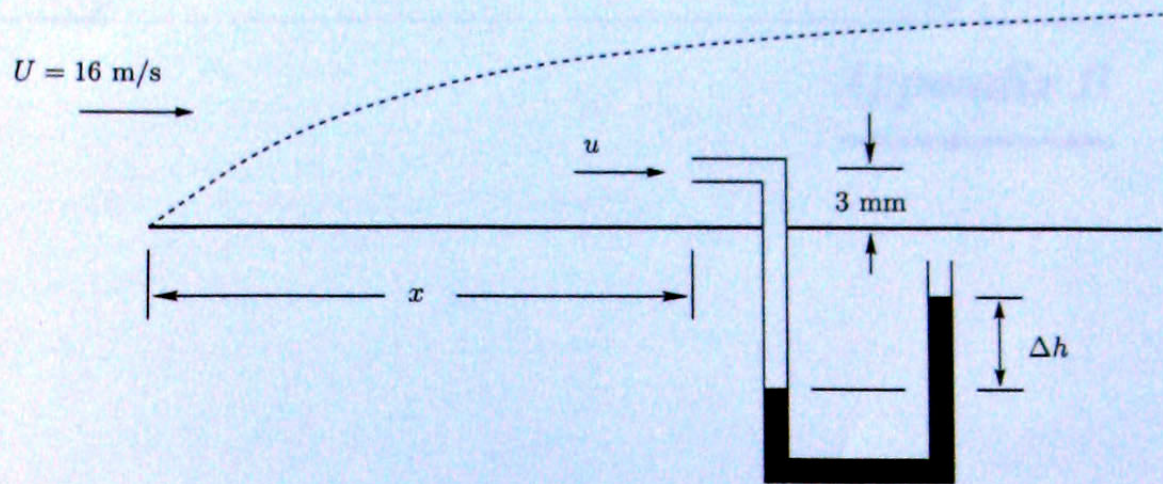


Figure 3: Problem 5: Fldet ver en platta.

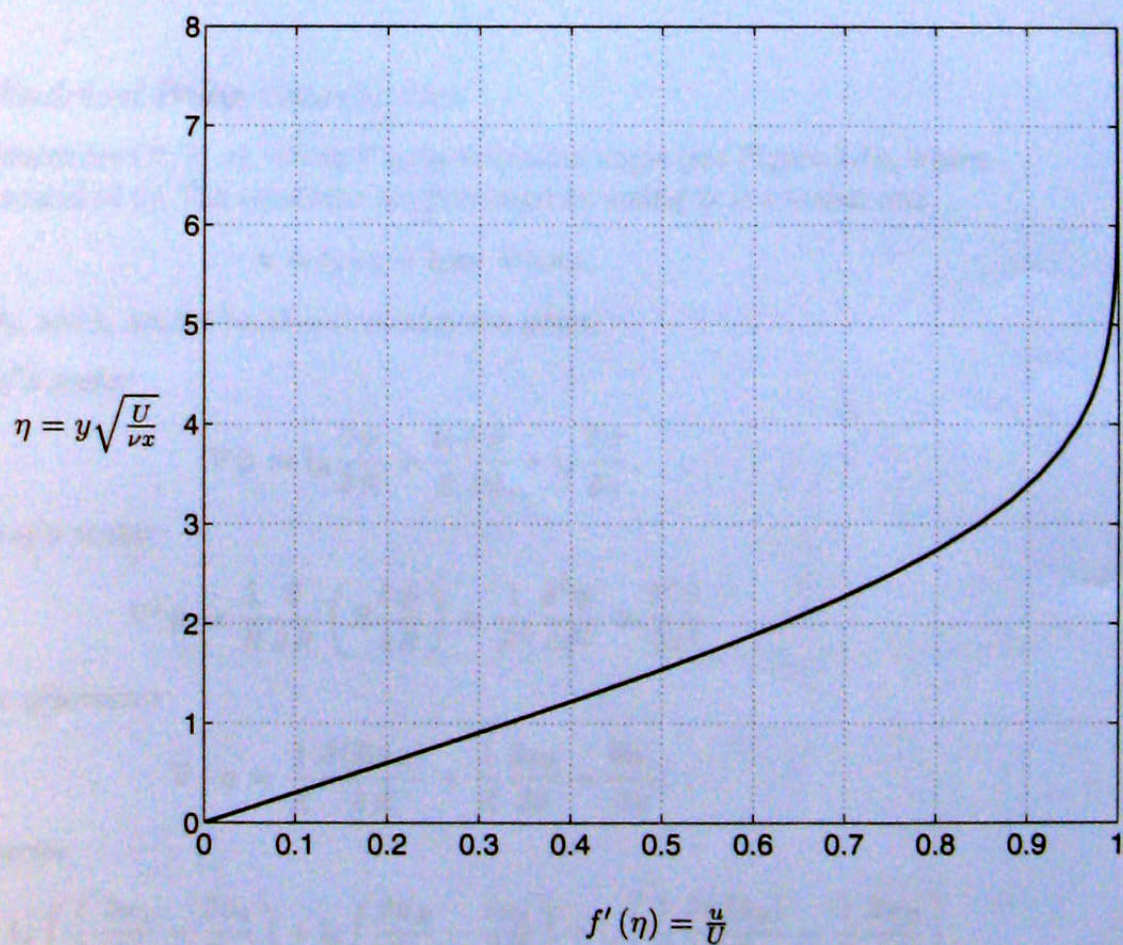


Figure 4: Problem 5: Blasius lösning.