

الفصل : خريف 20-21
التاريخ : 08/11/2020
الزمن : 70 دقيقة

قسم الهندسة الميكانيكية
امتحان جزئي اول موانع II
اسم الطالب:

كلية الهندسة
جامعة مصراتة

اجب عن هذه الأسئلة الثلاث

س1- جريان مستقر ثنائي الأبعاد لمانع نيوتوني غير قابل للانضغاط كثافته ρ ولزوجته ثابتة μ تعطى سرعته:

$$\vec{v} = -2xy\vec{i} + (y^2 - x^2)\vec{j}$$

- ا- أوجد صيغة لمتجه العجلة: $\vec{a} = a_x\vec{i} + a_y\vec{j}$ وأوجد مقداره عند الموضع (1,2)
- ب- هل يحقق مجال السرعة المعطى مبدأ حفظ الكتلة؟ أثبت ذلك.

س2- لجريان المانع المعطى في السؤال الأول أوجد صيغة لتوزيع الضغط $P(x,y)$

$$P(0,0) = P_0 \text{ علما ان}$$

س3- لجريان الماء السائل ($\rho = 1000 \text{ kg} \cdot \text{m}^{-3}$ & $\mu = 0.001 \text{ kg}/(\text{m} \cdot \text{s})$) على سطح مستو طول سرعة 20 m/s كم يكون سمك الطبقة المتاخمة على بعد 8m من حافة الاقتراب (Leading edge).
بين هل هي مضطربة أم رقائقية عند هذا الموضع

$$\rho \frac{du}{dt} = \mu \left[\frac{d^2 u}{dx^2} + \frac{d^2 u}{dy^2} \right] - \frac{dP}{dx}$$

أجب عن سؤاليين من الثلاثة الآتية:

1- جريان مستقر ثلاثي الأبعاد لمانع نيوتوني غير قابل للانضغاط كثافته ρ ولزوجته ثابتة μ تعطى سرعته:

$$V = (x^2 - y^2 + x)i - (2xy + y)j$$

✱

أ- أوجد صيغة لمتجه العجلة: $\vec{a} = a_x \vec{i} + a_y \vec{j}$ وأوجد مقداره عند الموضع (1,2)

ب- هل يحقق مجال السرعة المعطى مبدأ حفظ الكتلة؟ أثبت ذلك.

ج- أوجد صيغة لتوزيع الضغط $P(x,y)$ علماً أن $P(0,0) = P_0$

2- يجري الماء $\mu = 0.001 \frac{kg}{m \cdot s}$ & $\rho = 1000 \frac{kg}{m^3}$ على صفيحة مستوية طولها في اتجاه الجريان 0.5m بسرعة 2m/s

يحفر اضطراب الطبقة المتاخمة من حافة البداية (leading edge) ← مضطرب

أ- احسب القيم الموضعية لكل من السمك الفعلي والسمك المزاح للطبقة المتاخمة وكذلك إجهاد القص عند منتصف طول الصفيحة.

ب- اثبت أن معامل الكبح المتوسط يعطى بالعلاقة $C_D = \frac{0.0742}{(Re_L)^{1/5}}$ ثم قدر قيمته ومقدار قوة الكبح لكل متر من عرض الصفيحة.

ج- افترض أن الطبقة المتاخمة عند منتصف الصفيحة لا تزال رقائقية واحسب إجهاد القص عنده وقارنه مع حالة الاضطراب في الفقرة

(1)

3- طائرة تجارية كتلتها 70,000kg مساحة سطح الأجنحة 150m² وعند التحليق على ارتفاع ثابت 12km كانت سرعتها

558km/h، أجنحة الطائرة مزودة بصفيين من

الرفق المتحركة (double-slotted flaps) التي

يمكن استخدامها أثناء الإقلاع والهبوط لكن لا تستخدم

أثناء التحليق (level cruising) بحيث أن متوسط

طول الكورد للجناح 3m ومعاملات الكبح والرفع تتغير

وفقاً للمخططات المرفقة. أوجد

أ- أقصى قيمة لمعامل الرفع للجناح C_L يمكن

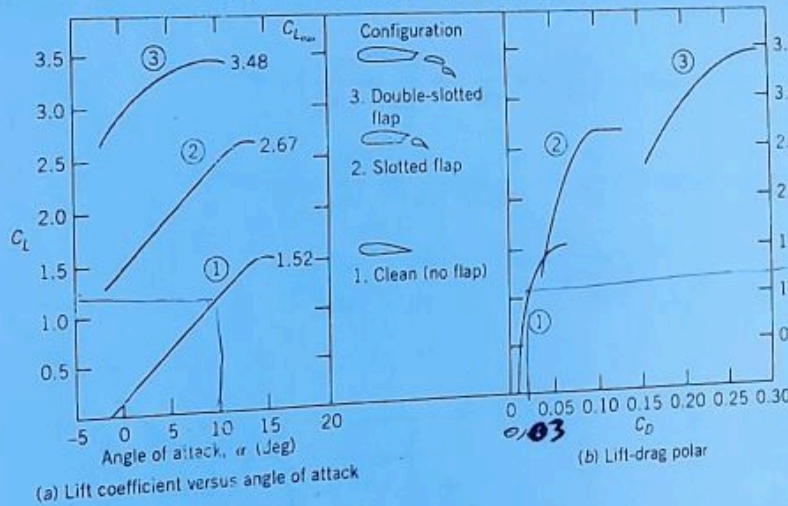
الحصول عليها أثناء الإقلاع take-off

ب- أقل سرعة يمكن أن تقلع بها الطائرة من

الأرض take-off باستخدام معامل أمان 1.2

ج- زاوية ارتطام الهواء بمقدمة الجناح ورقم رينولد أثناء التحليق المستقر عند الارتفاع والسرعة المذكورين

د- القدرة اللازمة للطائرة للتغلب على الكبح الناشئ على الأجنحة أثناء هذا التحليق



خواص الهواء: على سطح الأرض $\mu = 1.8 \times 10^{-5} \frac{kg}{m \cdot s}$ & $\rho = 1.2 \frac{kg}{m^3}$

خواص الهواء: على ارتفاع 12km $\mu = 1.21 \times 10^{-5} \frac{kg}{m \cdot s}$ & $\rho = 0.312 \frac{kg}{m^3}$

1.22

✱

- 1- ينقل زيت ($\rho = 865 \frac{kg}{m^3}$ & $\mu = 1.45 \frac{kg}{m.s}$) بضخه في خط انابيب نصف قطره 8cm بسرعة 1.2m/s ، إذا كان الجريان كامل النمو (Fully developed) خلال جزء طوله 400m من الأنوب احسب أقصى سرعة للزيت وكتلة الزيت المنتقلة في الساعة وفواقد الضغط والفترة اللازمة لاستمرار جريان الزيت في الأنوب.
- 2- قوة الكبح لكرة ملساء مغنورة في جريان مانع تعتمد على كل من السرعة النسبية U وقطر الكرة D وكثافة المائع ρ ولزوجته μ استخدم التحليل البعدي بنظرية باكنجهام باي لاجاد المعاملات اللابعدية التي يمكن استخدامها لصياغة علاقة تجريبية عمليا . استنتج من ذلك التناسب العكسي بين معامل الكبح ورقم رينولد .

Formula Sheet:

العجلة Acceleration

$$a = \frac{DV}{Dt} = \frac{\partial V}{\partial t} + u \frac{\partial V}{\partial x} + v \frac{\partial V}{\partial y} + w \frac{\partial V}{\partial z}$$

معادلة الاستمرارية في الاحداثيات الكارتيزية (Continuity Equation):

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial(\rho u)}{\partial x} + \frac{\partial(\rho v)}{\partial y} + \frac{\partial(\rho w)}{\partial z} = 0$$

Navier-Stokes for an incompressible constant-viscosity newtonian fluid flow:

$$\rho \left(\frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z} \right) = \rho g_x - \frac{\partial P}{\partial x} + \mu \left[\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right]$$

$$\rho \left(\frac{\partial v}{\partial t} + u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} + w \frac{\partial v}{\partial z} \right) = \rho g_y - \frac{\partial P}{\partial y} + \mu \left[\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial z^2} \right]$$

$$\rho \left(\frac{\partial w}{\partial t} + u \frac{\partial w}{\partial x} + v \frac{\partial w}{\partial y} + w \frac{\partial w}{\partial z} \right) = \rho g_z - \frac{\partial P}{\partial z} + \mu \left[\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial z^2} \right]$$

$Re = \frac{\rho V D}{\mu}$

Laminar on flat plate	$\frac{\delta}{x} = \frac{5}{\sqrt{Re_x}}$	$\delta^* = \int_0^\infty (1 - \frac{u}{U}) dy$	$\frac{\theta}{x} = \frac{0.664}{\sqrt{Re_x}}$	$C_{f,x} = \frac{0.664}{\sqrt{Re_x}}$	$C_D = \frac{1.328}{\sqrt{Re_L}}$
Turbulent on flat plate	$\frac{\delta}{x} = \frac{0.38}{Re_x^{1/5}}$		$\frac{\theta}{x} = \frac{0.037}{Re_x^{1/5}}$	$C_{f,x} = \frac{0.059}{Re_x^{1/5}}$	$C_D = \frac{0.0742}{(Re_L)^{1/5}}$
fully developed laminar pipe flow			$f = 64/Re$		
			$u(r) = 2V_{avg} \left(1 - \frac{r^2}{R^2} \right)$		
Fully developed internal flow : pressure loss			$\Delta P = f \frac{L}{D} \frac{\rho V_m^2}{2}$		

$A \frac{m}{s}$ V $V_{max} \approx 2V$ $V_{max} = 2V$ V_m, V_{max} $\omega^2 \rho V$