## Ingeniería Mecánica: Mecánica de los Fluidos

Apellido, Nombre (Legajo):

Fecha:

1. Una caldera de vapor tiene un volumen de agua de  $V_{cal}$  a  $T_1$  y presión atmosférica, cuando la misma está apagada. Se enciende el quemador y se calienta hasta que se logra en su interior una presión manométrica de vapor  $P_2$ . A esa presión de saturación, la temperatura de  $T_2$ . Determine qué cantidad de masa de líquido que se evaporo para lograr esa presión. Considerar al vapor de agua como un gas ideal.

$$V_{cal} = 50 \,\mathrm{m}^3$$
  $T_1 = 20 \,^{\circ}C$   $P_2 = 10 \,\mathrm{bar}$   $T_2 = 180 \,^{\circ}C$ 

Nota: En una caldera real, no puede medirse sólo la presión de vapor, sino que se mide la suma de presiones parciales, de acuerdo a la ley de Dalton. Corrija el cálculo anterior considerando que un 10% de la masa de gas es aire en vez de agua.

2. Dos tubos de altura H, diámetro interno  $d_i$  se encuentran conectados a un tanque pequeño. Los tubos y el tanque contienen agua. El sistema se encuentra unido a una plataforma, como se muestra en la figura 1. A qué velocidad angular  $\omega$  debe girar la plataforma, de manera que la configuración de estado permanente del agua haga que ésta alcance la parte superior del tubo exterior? No tenga en cuenta los efectos de capilaridad. Exprese la solución en términos de las siquientes variables:

$$H$$
  $d_i$   $D$   $h$ 

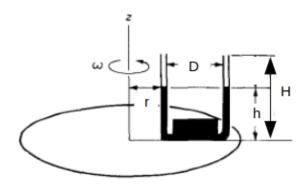


Figure 1: Tubo en U descentrado

## Ingeniería Mecánica: Mecánica de los Fluidos

Apellido, Nombre (Legajo):

Fecha:

3. Considere un cohete con propulsión a chorro en vuelo con una inclinación  $\theta$  como se muestra en la figura 2. Utilizando balances integrales de momento lineal, calcule la fuerza resultante sobre el cohete (considerando también la gravedad y el efecto del chorro propulsor). Liste todas las hipótesis utilizadas y exprese la solución en términos generales, es decir, en forma de ecuaciones:

$$F_x = F_x(\theta, \dot{m}, \vec{V_c}, \vec{V_e}, \rho) \qquad F_y = F_y(\theta, \dot{m}, \vec{V_c}, \vec{V_e}, \rho, \vec{g})$$

Extienda la formulación anterior para el caso en que haya viento. Integrando la expresión que obtuvo para la fuerza, dé una expresión genérica del alcance del cohete si este parte con una inclinación  $\theta_0$ , con una masa de combustible  $m_0$ , suponiendo un flujo másico constante  $\dot{m} = m_0/t_{vuelo}$ .

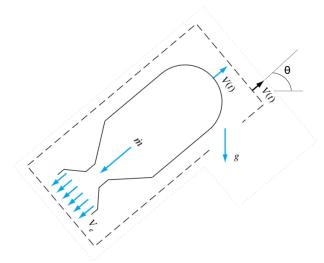


Figure 2: Cohete en vuelo a velocidad V(t) con inclinación  $\theta$