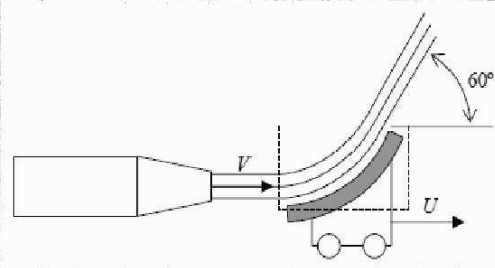


EJERCICIO # 9 (GUÍA DEL PROF DULHOSTE)

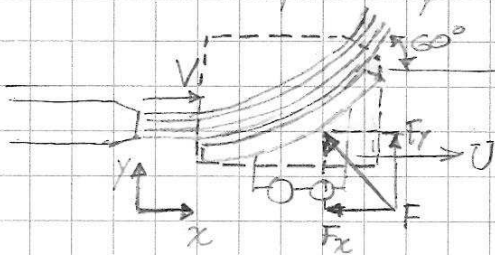
El diagrama muestra un álabe con ángulo de 60° . El álabe se mueve con velocidad constante $U = 10 \text{ m/s}$ y recibe un chorro de agua que sale de una boquilla estacionaria con velocidad $V = 30 \text{ m/s}$. La boquilla tiene un área de salida de $0,003 \text{ m}^2$. Determinar la fuerza que ejerce el agua sobre el álabe móvil.



SOLUCIÓN

Enunciado:

Álabe que se mueve con velocidad constante (horizontal) y recibe un chorro de agua desde una boquilla estacionaria. Se pide determinar la fuerza que ejerce el agua sobre el álabe móvil.



$$V = 30 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

$$U = 10 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

(Comentario: TC se mueve con el carrito. La superficie de control en la sección de salida se escoge perpendicular a la velocidad.)

Ec. Básicas:

$$\left(\frac{dB}{dt}\right)_{\text{sist}} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{TC}} b \rho dV + \int_{\text{SC}} b \rho \vec{V} \cdot d\vec{A}$$

Continuidad: $B = M; b = 1$

Cont. de Mov.: $B = MV; b = V$

(Comentario: Al estar involucradas fuerzas en el fenómeno, sabemos que se trata de un problema de cantidad de movimiento.)

Suposiciones/hipótesis/simplificaciones:

- Flujo estacionario.
- Propiedades uniformes en las secciones de entrada y de salida.
- Flujo incompresible.
- Fuerzas volumétricas despreciables (no podemos conocer la masa de agua en el TC), fuerza de rozamiento despreciable.
- Condiciones del fluido: $T = 20^\circ\text{C}$, 1 atm .
- $A_e = A_s = A_{\text{boq}}$

Propiedades:

$$\rho_{\text{agua}} = 998 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \quad (\text{Tabla A.1-White 6a Ed.})$$

Análisis:

La ecuación de la Conservación de la Cantidad de Movimiento queda:

$$\sum \vec{F} = \overset{\text{A}}{\vec{F}_s} + \overset{\text{B}}{\vec{F}_B} = \underbrace{\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{VC}} \vec{v} \rho dV}_{\text{Cambio de la Cantidad de Mov. en el VC}} + \underbrace{\int_{\text{SC}} \vec{v} \rho \vec{v} \cdot d\vec{A}}_{\text{Flujo neto de cantidad de movimiento a través de la Superficie de Control}}$$

$$\text{A): } \vec{F}_s = -F_x \hat{i} - \cancel{F_y \hat{j}} + F_y \hat{j} \rightarrow 0 \text{ (roca despreciable)}$$

$$\text{B): } \vec{F}_B = -W \hat{j} \rightarrow 0 \text{ (Despreciado por lo indicado en las suposiciones)}$$

$$\text{C): } \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{VC}} \vec{v} \rho dV = 0 \text{ (Flujo estacionario)}$$

$$\text{D): } \int_{\text{SC}} \vec{v} \rho \vec{v} \cdot d\vec{A} = \sum \vec{v} \rho \vec{v} \cdot d\vec{A} = -\vec{v}_e |\rho V_e A_e| + \vec{v}_s |\rho V_s A_s|$$

$$V_e = |\vec{v}_e| = V - U \text{ (Las velocidades se miden con respecto al VC)}$$

$$\text{Por continuidad: } |\vec{v}_e| = |\vec{v}_s| = V - U$$

$$\vec{v}_e = (V - U) \hat{i} ; \vec{v}_s = (V - U) \cos 60^\circ \hat{i} + (V - U) \sin 60^\circ \hat{j}$$

Acoplando todos los términos nos queda:

$$-F_x \hat{i} + F_y \hat{j} = -(V - U) |\rho (V - U) A_e| \hat{i} + [(V - U) \cos 60^\circ \hat{i} + (V - U) \sin 60^\circ \hat{j}] |\rho (V - U) A_s|$$

En la dirección horizontal:

$$-F_x = -(V - U) |\rho (V - U) A_e| + (V - U) \cos 60^\circ |\rho (V - U) A_s|$$

$$F_x = (V - U) |\rho (V - U) A_{\text{boga}}| (1 - \cos 60^\circ) ; (A_e = A_s = A_{\text{boga}})$$

$$F_x = (V - U)^2 \rho A_{\text{boga}} (1 - \cos 60^\circ) = (30 - 10)^2 (998) (0,003) (1 - \cos 60^\circ)$$

$$F_x = 598,8 \text{ N}$$

En la dirección vertical:

$$F_y = (V - U) \sin 60^\circ |\rho (V - U) A_s| = (V - U)^2 \rho A_{\text{boga}} \sin 60^\circ$$

$$F_y = (30 - 10)^2 (998) (0,003) (\sin 60^\circ) = 1037,2 \text{ N}$$

La fuerza que el agua ejerce sobre el álabo es:

$$\vec{F} = (598,8 \hat{i} - 1037,2 \hat{j}) \text{ N}$$

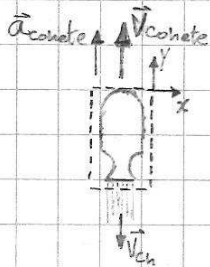
EJERCICIO # 11 (GUÍA DEL PROF. DULHOSTE)

Un pequeño cohete cuya masa inicial es 400Kg se lanza verticalmente hacia arriba. Debido a la combustión el cohete consume combustible con una rapidez de 5 Kg/s y lanza un chorro de gas a la presión atmosférica con una velocidad de 1500 m/s relativa al cohete. Determine la aceleración inicial del cohete y su velocidad después de 10 segundos de iniciarse el lanzamiento. Desprecie la resistencia al avance debida al aire.

SOLUCIÓN

Enunciado:

Cohete con masa inicial M_0 se lanza verticalmente hacia arriba, consumiendo combustible y lanzando un chorro de gas con una velocidad V_{ch} relativa al cohete. Se pide determinar la aceleración inicial del cohete y su velocidad 10 s después del lanzamiento. La resistencia del aire se desprecia.



$$M_0 = 400 \text{ kg}$$

$$\dot{m}_{ch} = 5 \text{ kg/s}$$

$$V_{ch} = 1500 \text{ m/s}$$

$$a_0 = ?$$

$$V_{cohete} = ?$$

($t = 10 \text{ s}$)

Comentario: $\#C$ se mueve con aceleración lineal. Si fijamos nuestro sistema de referencia al $\#C$, la aceleración del cohete es la aceleración del marco de referencia ($\vec{a}_{cohete} = \vec{a}_{ref}$) y las velocidades a considerar deben referirse al marco de referencia.

Ec Básicas:

$$\frac{d(m\vec{v})}{dt}_{sist} = \sum \vec{F} - \int_{\#C} \vec{a}_{ref} \rho dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\#C} \vec{v} \rho dV + \int_{\#C} \vec{v} \rho \vec{v} \cdot d\vec{A}$$

(A) (B) (C) (D)

Suposiciones/Hipótesis/simplificaciones:

- Flujo transitorio
- Propiedades uniformes en la sección de salida
- La presión atmosférica actúa sobre todas las caras de la SC (se avuela).
- Fuerzas volumétricas debidas a la gravedad (masa del cohete).
- No hay fuerzas superficiales (resistencia del aire despreciable).

Propiedades:

No tenemos datos de los gases de combustión que salen del cohete, pero al tener como dato el flujo másico probablemente no haga falta conocer la densidad ρ .

Análisis:

$$\textcircled{A}: \sum \vec{F} = \vec{F}_s + \vec{F}_B = \int_{\#C} \vec{g} \rho dV = - \int_{M_{\#C}} g dM_{\#C} (\hat{j}) = -g M_{\#C} (\hat{j})$$

Pero M_{HC} es una función del tiempo (el combustible del cohete se está vaciando). Para conseguir M_{HC} como función del tiempo, utilizamos la ecuación de continuidad:

$$\frac{dM}{dt}_{sist} = 0 = \frac{d}{dt} \left(\rho dV \right)_{HC} + \int_{SC} \rho \vec{V} \cdot d\vec{A} \Rightarrow \frac{d}{dt} \left(\rho dV \right)_{HC} = - \int_{SC} \rho \vec{V} \cdot d\vec{A}$$

$$\frac{d}{dt} \int_{M_{HC}} dM_{HC} = - (\rho V_{ch} A_{ch}) \Rightarrow \frac{dM_{HC}}{dt} = - \dot{m}_{ch}$$

Separando variables e integrando, tenemos:

$$dM_{HC} = - \dot{m}_{ch} dt \Rightarrow \int_{M_0}^{M_{HC}} dM_{HC} = - \dot{m}_{ch} \int_0^t dt$$

$$\Rightarrow M_{HC} M_0 = - \dot{m}_{ch} t \Rightarrow \underline{M_{HC} = M_0 - \dot{m}_{ch} t}$$

Finalmente (A) queda:

$$\Sigma \vec{F} = -g(M_0 - \dot{m}_{ch} t) \hat{j} = (-gM_0 + g\dot{m}_{ch} t) \hat{j}$$

$$(B): - \int_{VC} \vec{a}_{rf} \rho dV = - \vec{a}_{rf} \int_{M_{HC}} dM_{HC} = - a_{rf} M_{HC} \hat{j}$$

$$= - a_{rf} (M_0 - \dot{m}_{ch} t) \hat{j} = (-a_{rf} M_0 + a_{rf} \dot{m}_{ch} t) \hat{j}$$

$$(C): \frac{d}{dt} \int_{VC} \vec{V} \rho dV \approx 0$$

(Comentario: la velocidad involucrada en este término es la velocidad del combustible dentro del HC, la cual se puede suponer muy pequeña y por lo tanto el cambio en el tiempo de la cantidad de movimiento del HC también es muy pequeño.)

$$(D): \int_{SC} \vec{V} \rho \vec{V} \cdot d\vec{A} = \vec{V}_{ch} (\rho V_{ch} A_{ch}) = -V_{ch} \dot{m}_{ch} \hat{j}$$

Acoplando todos los términos, nos queda:

$$-g(M_0 - \dot{m}_{ch} t) \hat{j} - a_{rf} (M_0 - \dot{m}_{ch} t) \hat{j} = -V_{ch} \dot{m}_{ch} \hat{j}$$

$$\Rightarrow a_{rf} = \frac{V_{ch} \dot{m}_{ch} - g(M_0 - \dot{m}_{ch} t)}{(M_0 - \dot{m}_{ch} t)} = \frac{V_{ch} \dot{m}_{ch}}{M_0 - \dot{m}_{ch} t} - g$$

Evaluando en $t=0$:

$$a_{rf} \Big|_{t=0} = \frac{V_{ch} \dot{m}_{ch}}{M_0 - \dot{m}_{ch}(0)} - g = \frac{(1500 \frac{m}{s})(5 \frac{kg}{s})}{400 \text{ kg}} - 9.81 \frac{m}{s^2} = \underline{8.94 \frac{m}{s^2}} \quad \text{Rpta. (a)}$$

Para obtener la velocidad del cohete a los 10s del lanzamiento, partimos de la ecuación de la aceleración, sabiendo que:

$$\vec{a}_{rf} = \frac{d\vec{V}_{rc}}{dt} \quad (\text{Comentario: Al ser solidario el marco de referencia al rc})$$

y por lo tanto al cohete, $\vec{V}_{rc} = \vec{V}_{\text{cohete}}$

$$\frac{dV_{\text{cohete}}}{dt} = \frac{V_{ch} \dot{m}_{ch}}{M_0 - \dot{m}_{ch}t} - g$$

Separando variables e integrando:

$$\int_{V_0}^V dV_{\text{cohete}} = \int_0^t \left(\frac{V_{ch} \dot{m}_{ch}}{M_0 - \dot{m}_{ch}t} - g \right) dt$$

$$V - V_0 = V_{ch} \int_0^t \left(\frac{\dot{m}_{ch}}{M_0 - \dot{m}_{ch}t} \right) dt - g \int_0^t dt$$

$$V - \underset{\rightarrow 0}{V_0} = -V_{ch} \ln \left[\frac{M_0 - \dot{m}_{ch}t}{M_0} \right] - gt$$

Evaluando esta expresión en $t = 10s$:

$$V_{t=10s} = -1500 \frac{m}{s} \times \ln \left[\frac{400 \text{ kg} - 5 \frac{\text{kg}}{s} (10s)}{400 \text{ kg}} \right] - (9,81 \frac{m}{s^2})(10s)$$

$$\underline{V_{t=10s} = 102,2 \frac{m}{s}} \quad \text{Rpta. (b)}$$