

تحلیل مسایل با استفاده از حجم کنترل

بقای جرم - معادله پیوستگی

The amount of mass in a system is constant.

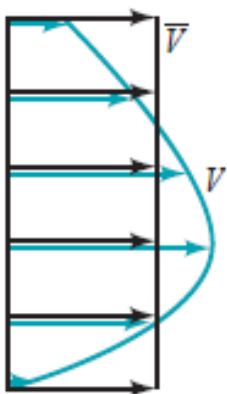
$$\frac{DM_{\text{sys}}}{Dt} = 0 \quad M_{\text{sys}} = \int_{\text{sys}} \rho dV$$

$$B = \text{mass and } b = 1 \quad \frac{DB_{\text{sys}}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho b dV + \int_{\text{cs}} \rho b \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \quad \xrightarrow{0} \quad \frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} \rho dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho dV + \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho dV + \underbrace{\int_{\text{cs}} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA}_{\sum \dot{m}_{\text{out}} - \sum \dot{m}_{\text{in}}} = 0$$

دبی جرمی عبوری از یک سطح حجم کنترل A برابر است با:

$$\dot{m} = \rho Q = \rho A V$$



$$\dot{m} = \int_A \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \quad \xrightarrow{\quad} \quad \rho A \bar{V} = \int_A \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \quad \xrightarrow{\quad} \quad \bar{V} = \frac{\int_A \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA}{\rho A} = V$$



مثال: در صورتی که سرعت خروجی از نازل یک شیر آتش نشانی خانگی برابر ۲۰ متر بر ثانیه باشد، میزان دبی مورد نیاز توسط پمپ چند است؟

0 (flow is steady)

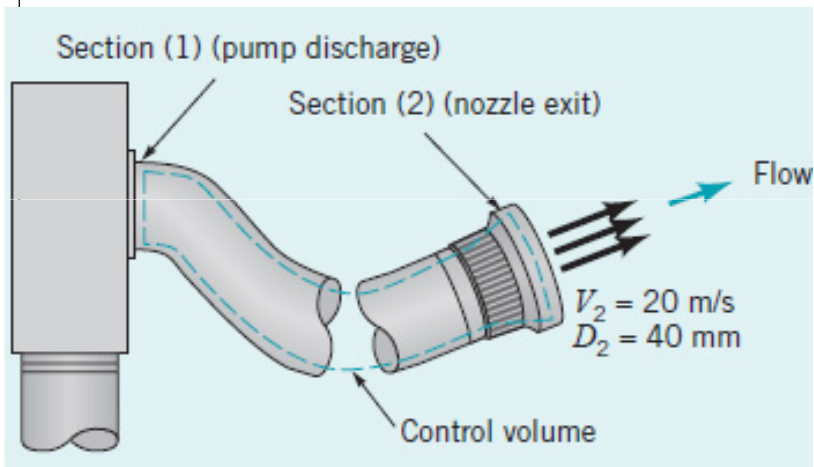
$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0 \rightarrow \rho_2 A_2 V_2 - \rho_1 A_1 V_1 = 0$$

$$\dot{m} = \rho A V$$

$$\dot{m}_1 = \dot{m}_2 \rightarrow \rho_2 Q_2 = \rho_1 Q_1$$

$$\rho_2 = \rho_1$$

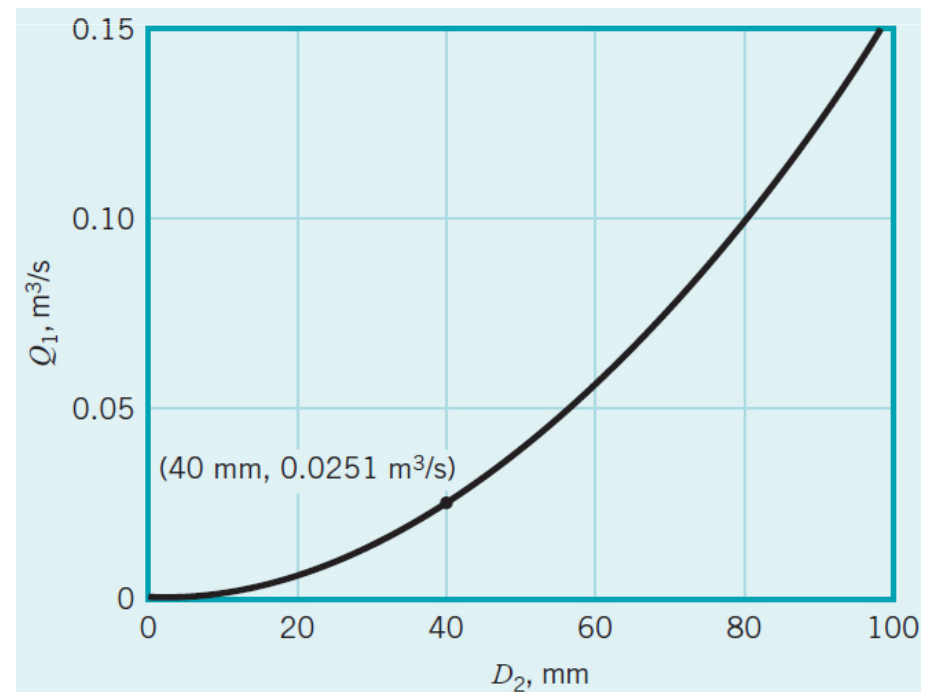
$$Q_2 = Q_1$$

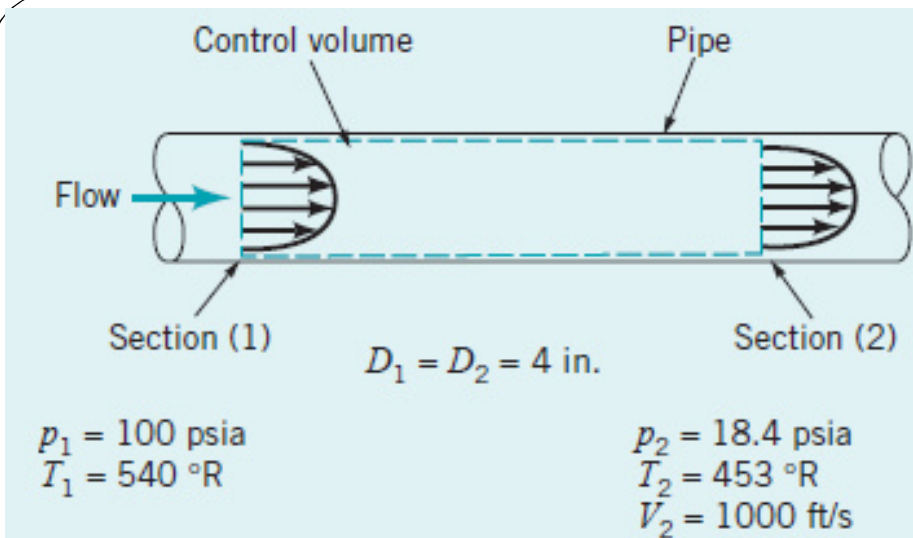


$$Q_1 = Q_2 = V_2 A_2$$

$$= V_2 \frac{\pi}{4} D_2^2 = (20 \text{ m/s}) \frac{\pi}{4} \left(\frac{40 \text{ mm}}{1000 \text{ mm/m}} \right)^2$$

$$= 0.0251 \text{ m}^3/\text{s}$$





مثال: در جریان دایم هوا در داخل یک لوله که دارای فشار و دمای یکسان نیست، سرعت متوسط در مقطع ۲ برابر ۱۰۰۰ ft/s می باشد. سرعت متوسط در مقطع ۱ را بدست آورید.

بقاء جرم

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0 \quad 0 \text{ (flow is steady)}$$

$$\int_{cs} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \dot{m}_2 - \dot{m}_1 = 0$$

$$\dot{m}_1 = \dot{m}_2$$

$$\rho_1 A_1 \bar{V}_1 = \rho_2 A_2 \bar{V}_2$$

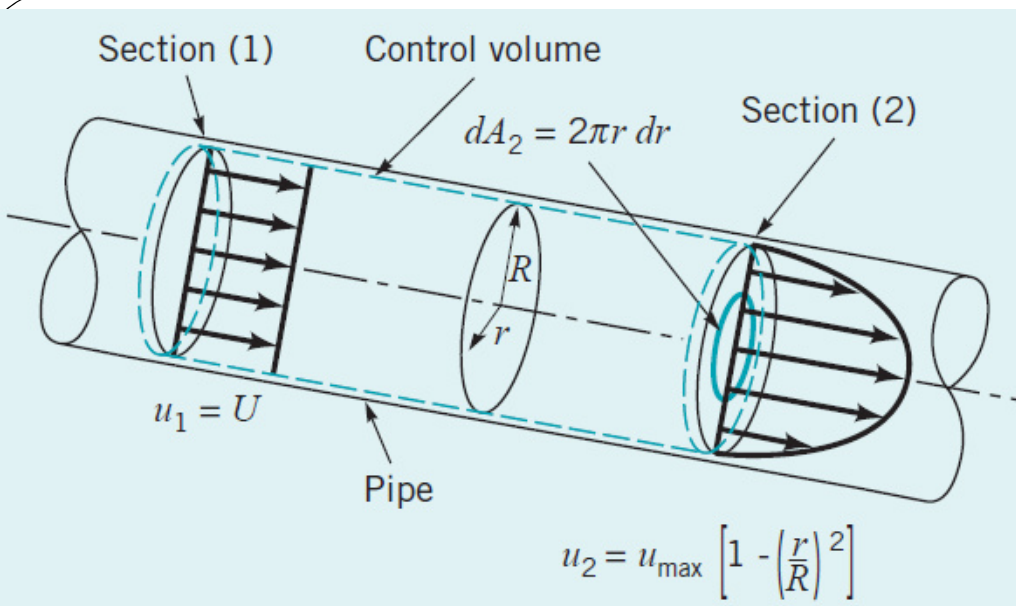
$$A_1 = A_2$$

$$\bar{V}_1 = \frac{\rho_2}{\rho_1} \bar{V}_2$$

$$\bar{V}_1 = \frac{\rho_2}{\rho_1} \bar{V}_2$$

$$\rho = \frac{p}{RT}$$

$$\begin{aligned} \bar{V}_1 &= \frac{p_2 T_1 \bar{V}_2}{p_1 T_2} \\ &= \frac{(18.4 \text{ psia})(540 \text{ }^\circ\text{R})(1000 \text{ ft/s})}{(100 \text{ psia})(453 \text{ }^\circ\text{R})} = 219 \text{ ft/s} \end{aligned}$$



مثال: در جریان تراکم ناپذیر و آرام، سیال آب در یک لوله مستقیم با توزیع یکنواخت وارد شده و در راستای لوله دارای پروفیل توسعه یافته می شود.

الف) ارتباط میان سرعت ماکزیمم در پروفیل توسعه یافته و سرعت یکنواخت ورودی چگونه است؟

ب) ارتباط میان سرعت متوسط در مقطع ۲ و سرعت ماکزیمم در این مقطع چگونه است؟

incompressible, $\rho_1 = \rho_2$

$$\rho_2 \int_0^R u_2 2\pi r dr - \rho_1 A_1 U = 0$$

$$2\pi u_{\max} \int_0^R \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right] r dr - A_1 U = 0$$

$$2\pi u_{\max} \left(\frac{r^2}{2} - \frac{r^4}{4R^2} \right)_0^R - \pi R^2 U = 0$$

$$u_{\max} = 2U$$

$$\bar{V} = \frac{\int_A \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA}{\rho A} = V \longrightarrow \bar{V}_2 = \frac{u_{\max}}{2}$$

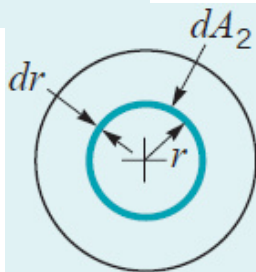
0 (flow is steady)

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

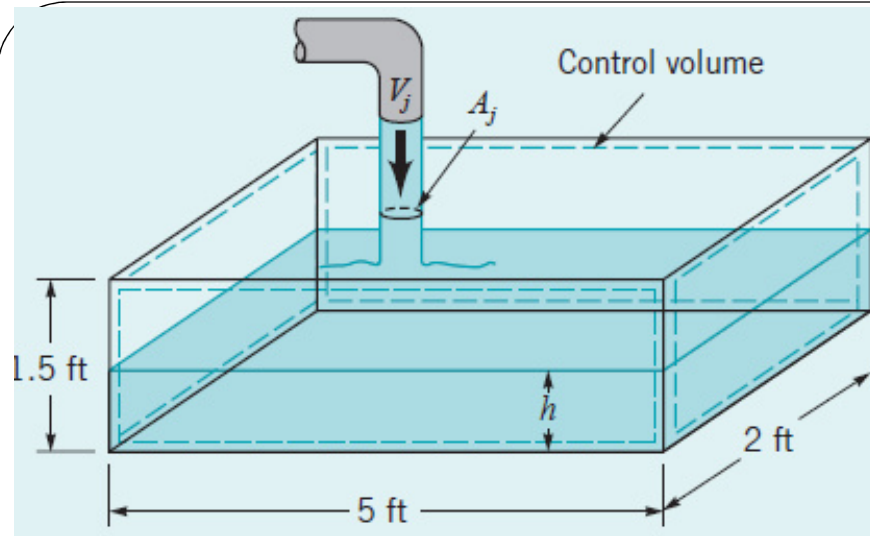
section (1), the velocity is uniform with $V_1 = U$

$$\int_{(1)} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = -\rho_1 A_1 U$$

$$dA_2 = 2\pi r dr$$



$$\int_{(2)} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \rho_2 \int_0^R u_2 2\pi r dr$$



مثال: یک منبع توسط یک شیر آب پر می شود. دبی شیر آب ۹ گالن در دقیقه می باشد. تغییرات ارتفاع مخزن بر اساس اینچ بر دقیقه بدست آورید.

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{air volume}} \rho_{\text{air}} dV_{\text{air}} + \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{water volume}} \rho_{\text{water}} dV_{\text{water}} - \dot{m}_{\text{water}} + \dot{m}_{\text{air}} = 0$$

$$dm = \rho dV$$

for air
$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{air volume}} \rho_{\text{air}} dV_{\text{air}} + \dot{m}_{\text{air}} = 0$$

for water

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{water volume}} \rho_{\text{water}} dV_{\text{water}} = \dot{m}_{\text{water}}$$

$$\int_{\text{water volume}} \rho_{\text{water}} dV_{\text{water}} = \rho_{\text{water}} [h(2 \text{ ft})(5 \text{ ft}) + (1.5 \text{ ft} - h)A_j]$$

اگر از تبخیر آب صرف نظر گردد نتیجه می گردد که:

$$\rho_{\text{water}} (10 \text{ ft}^2 - A_j) \frac{\partial h}{\partial t} = \dot{m}_{\text{water}} \quad \dot{m} = \rho Q,$$

$$\frac{\partial h}{\partial t} = \frac{Q_{\text{water}}}{(10 \text{ ft}^2 - A_j)}$$

For $A_j \ll 10 \text{ ft}^2$ we can conclude that
$$\frac{\partial h}{\partial t} = \frac{Q_{\text{water}}}{(10 \text{ ft}^2)}$$

$$\frac{\partial h}{\partial t} = \frac{(9 \text{ gal/min})(12 \text{ in./ft})}{(7.48 \text{ gal/ft}^3)(10 \text{ ft}^2)} = 1.44 \text{ in./min}$$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV \quad \text{برای شرایط دایم، مقدار این انتگرال برابر صفر است} \rightarrow \sum \dot{m}_{out} - \sum \dot{m}_{in} = 0$$

$$\text{incompressible} \rightarrow \sum Q_{out} - \sum Q_{in} = 0$$

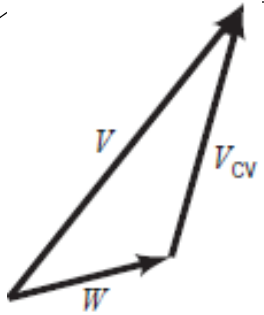
When the flow is uniformly distributed $\dot{m} = \rho AV$

velocity is nonuniformly distributed $\dot{m} = \rho A \bar{V}$

For steady flow $\dot{m} = \rho_1 A_1 \bar{V}_1 = \rho_2 A_2 \bar{V}_2$

for incompressible flow, $Q = A_1 \bar{V}_1 = A_2 \bar{V}_2$

For steady flow involving more than one stream $\sum \dot{m}_{in} = \sum \dot{m}_{out}$



$$\mathbf{V} = \mathbf{W} + \mathbf{V}_{cv}$$

\mathbf{V} , is the fluid velocity

\mathbf{V}_{cv} , is the velocity of the control volume

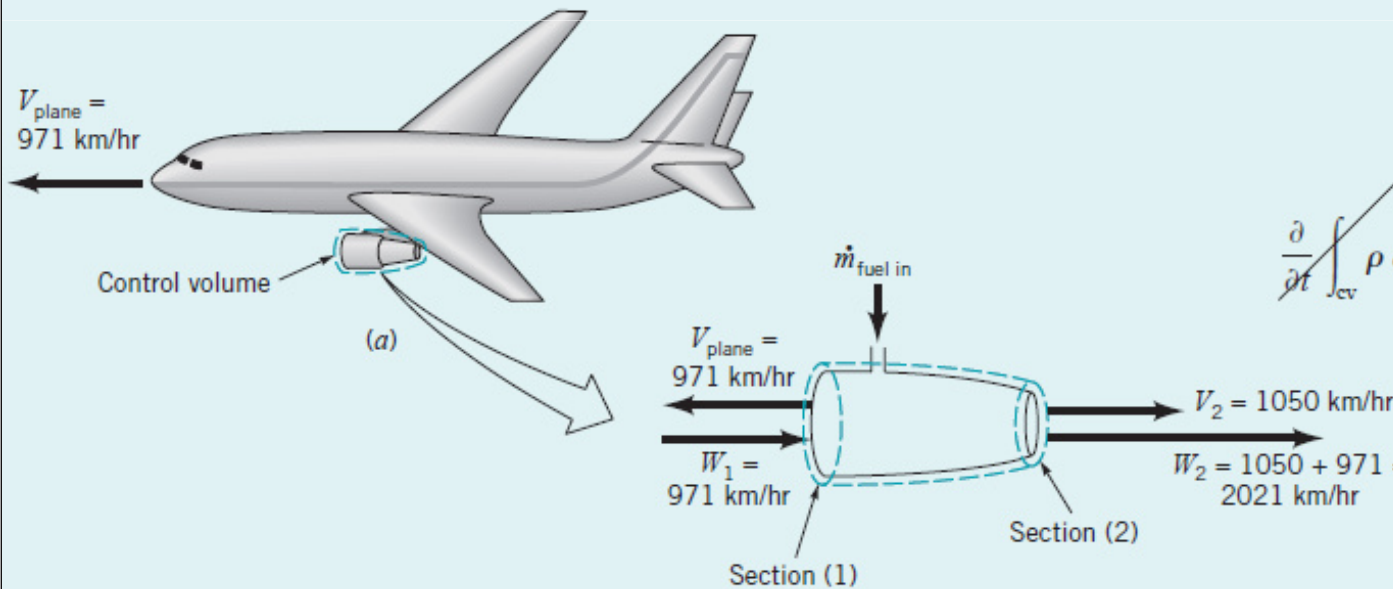
\mathbf{W} , is relative velocity

حجم کنترل متحرک با ابعاد ثابت

$$\frac{DM_{sys}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \longrightarrow \frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

مثال: یک هواپیما با سرعت ۹۷۱ کیلومتر در ساعت در حال حرکت است. هوا با دانسیته 0.736 kg/m^3 وارد ورودی موتور جت با مقطع 0.8 متر مربع می شود. یک ناظر ایستاده سرعت دود خروجی را 1050 کیلومتر در ساعت می بیند. سطح مقطع خروجی موتور 0.558 متر مربع و دانسیته دود 0.515 kg/m^3 است.

دبی سوخت ورودی چند kg/hr است؟



0 (flow relative to moving control volume is considered steady on a time-average basis)

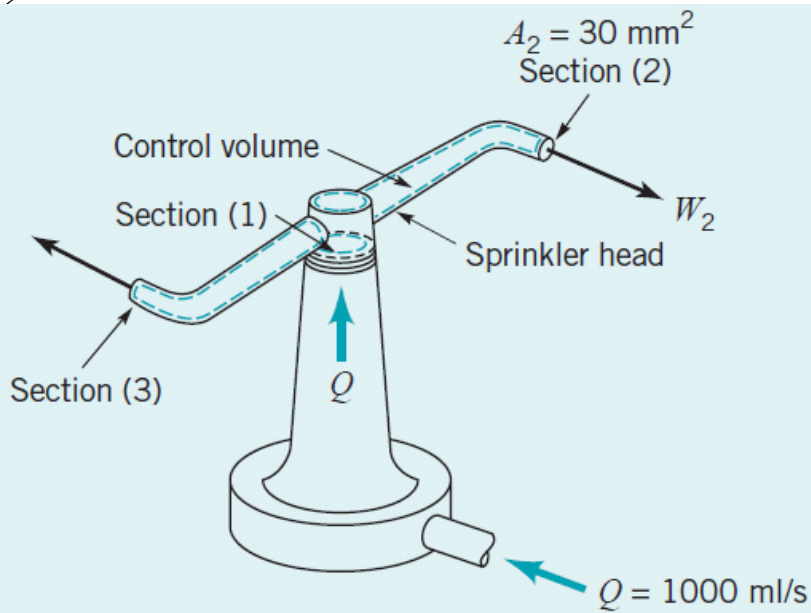
$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

$$-\dot{m}_{fuel\ in} - \rho_1 A_1 W_1 + \rho_2 A_2 W_2 = 0$$

$$\dot{m}_{fuel\ in} = \rho_2 A_2 W_2 - \rho_1 A_1 W_1$$

$$V_2 = W_2 + V_{plane}$$

$$W_2 = V_2 - V_{plane} = 1050 \text{ km/hr} - (-971 \text{ km/hr}) = 2021 \text{ km/hr}$$



$$\begin{aligned} \dot{m}_{\text{fuel in}} &= (0.515 \text{ kg/m}^3)(0.558 \text{ m}^2)(2021 \text{ km/hr})(1000 \text{ m/km}) \\ &\quad - (0.736 \text{ kg/m}^3)(0.80 \text{ m}^2)(971 \text{ km/hr})(1000 \text{ m/km}) \\ &= (580,800 - 571,700) \text{ kg/hr} \\ \dot{m}_{\text{fuel in}} &= 9100 \text{ kg/hr} \end{aligned} \quad (\text{Ans})$$

مثال: یک آب پاش ماشینی در شرایط دایم ۱۰۰۰ میلی لیتر در ثانیه آب را پاشش می نماید. اگر سطح مقطع هر نازل ۳۰ میلی متر مربع باشد، سرعت از نازل را برای شرایط ذیل بدست آورید:

۱- نازل آب پاش ساکن باشد.

۲- نازل آب پاش با سرعت ۶۰۰ rpm بچرخد.

۳- نازل آب پاش از دور ۰ تا ۶۰۰ rpm شتاب بگیرد

0 flow is steady or the control volume is filled with an incompressible fluid

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho dV + \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

$$\sum \rho_{\text{out}} A_{\text{out}} W_{\text{out}} - \sum \rho_{\text{in}} A_{\text{in}} W_{\text{in}} = 0$$

$$\rho_2 A_2 W_2 + \rho_3 A_3 W_3 - \rho_1 A_1 W_1 = 0$$

incompressible flow with $\rho_1 = \rho_2 = \rho_3$

$$A_2 W_2 + A_3 W_3 - A_1 W_1 = 0$$

$$Q = A_1 W_1, A_2 = A_3, \text{ and } W_2 = W_3$$

$$\begin{aligned} W_2 &= \frac{(1000 \text{ ml/s})(0.001 \text{ m}^3/\text{liter})(10^6 \text{ mm}^2/\text{m}^2)}{(1000 \text{ ml/liter})(2)(30 \text{ mm}^2)} \\ &= 16.7 \text{ m/s} \end{aligned}$$

The value of W_2 is independent of the speed of rotation

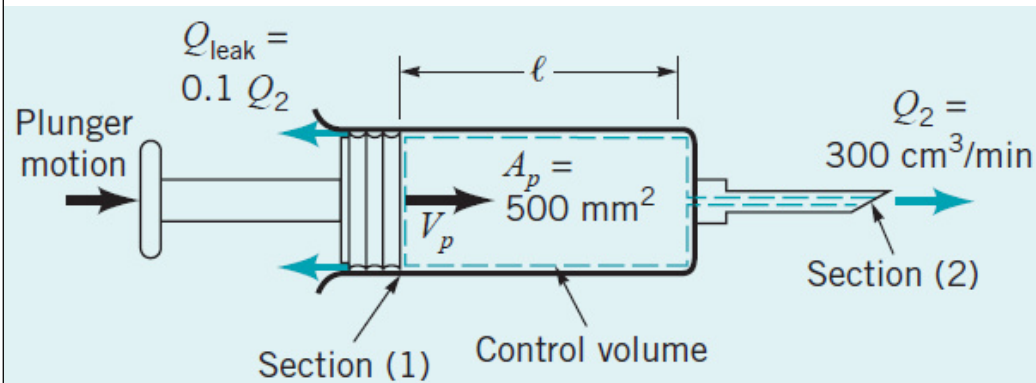
when viewed from a stationary reference $V_2 = W_2 - U$ $U = \omega R$

نکته: از نگاه ناظر ساکن، تغییر دور کاملاً در سرعت سیال خروجی از نازل موثر خواهد بود

حجم کنترل تغییر پذیر

$$\frac{DM_{\text{sys}}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho dV + \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

در چنین شرایطی حجم کنترل و سطح آن با زمان تغییر می نمایند. نکته مهم در این مسایل، دقت در انتخاب سرعت برای حجم کنترل و دبی های ورودی و خروجی است.



مثال: برای مایه کوبی گاو از یک سرنگ مانند شکل مقابل استفاده می گردد. نیرو به سطح 500 mm^2 وارد شده و سیال با دبی ثابت 300 سانتی متر مکعب در دقیقه از سرنگ خارج می شود. مقدار دبی نشتی برابر 0.1 دبی خروجی از سرنگ است. برای این شرایط سرعت پیستون سرنگ چند است؟

$$A_1 = A_p \quad \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho dV + \dot{m}_2 + \rho Q_{\text{leak}} = 0$$

$$\int_{\text{cv}} \rho dV = \rho(\ell A_1 + \underbrace{V_{\text{needle}}}_{\text{ثابت}})$$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho dV = \rho A_1 \frac{\partial \ell}{\partial t}$$

$$-\frac{\partial \ell}{\partial t} = V_p$$

$$-\rho A_1 V_p + \dot{m}_2 + \rho Q_{\text{leak}} = 0$$

$$\dot{m}_2 = \rho Q_2$$

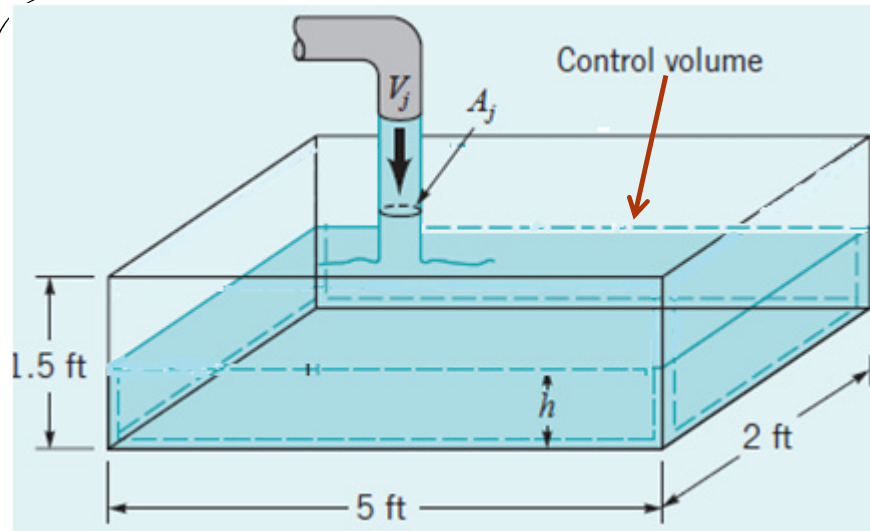
$$-\rho A_1 V_p + \rho Q_2 + \rho Q_{\text{leak}} = 0$$

$$V_p = \frac{Q_2 + Q_{\text{leak}}}{A_1} = \frac{1.1 Q_2}{A_1}$$

$$V_p = \frac{(1.1)(300 \text{ cm}^3/\text{min})}{(500 \text{ mm}^2)} \left(\frac{1000 \text{ mm}^3}{\text{cm}^3} \right)$$

$$= 660 \text{ mm}/\text{min}$$

مثال: یک منبع توسط یک شیر آب پر می شود. دبی شیر آب ۹ گالن در دقیقه می باشد. تغییرات ارتفاع مخزن بر اساس اینچ بر دقیقه بدست آورید. با استفاده از روش حجم کنترل تغییر پذیر حل شود.



$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{water volume}} \rho dV + \int_{cs} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{water volume}} \rho dV = \frac{\partial}{\partial t} [\rho h(2 \text{ ft})(5 \text{ ft})] = \rho (10 \text{ ft}^2) \frac{\partial h}{\partial t}$$

$$\int_{cs} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = -\rho \left(V_j + \frac{\partial h}{\partial t} \right) A_j$$

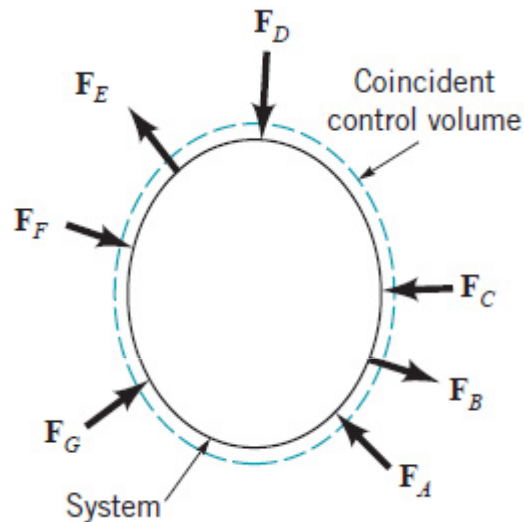
$$\frac{\partial h}{\partial t} = \frac{V_j A_j}{(10 \text{ ft}^2 - A_j)} = \frac{Q_{\text{water}}}{(10 \text{ ft}^2 - A_j)}$$

$$\frac{\partial h}{\partial t} = \frac{9(\text{gal}/\text{min})(12 \text{ in.}/\text{ft})}{(7.48 \text{ gal}/\text{ft}^3)(10 \text{ ft}^2)} = 1.44 \text{ in.}/\text{min}$$

for $A_j \ll 10 \text{ ft}^2$

$$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} \mathbf{V} \rho dV = \sum \mathbf{F}_{\text{sys}}$$

$$\frac{DB_{\text{sys}}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho b dV + \int_{\text{cs}} \rho b \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$



$$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} \mathbf{V} \rho dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \mathbf{V} \rho dV + \int_{\text{cs}} \mathbf{V} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

نرخ مومنتم جریان عبوری از سطح حجم کنترل + نرخ تغییر مومنتم خطی حجم کنترل = نرخ تغییر مومنتم خطی سیستم

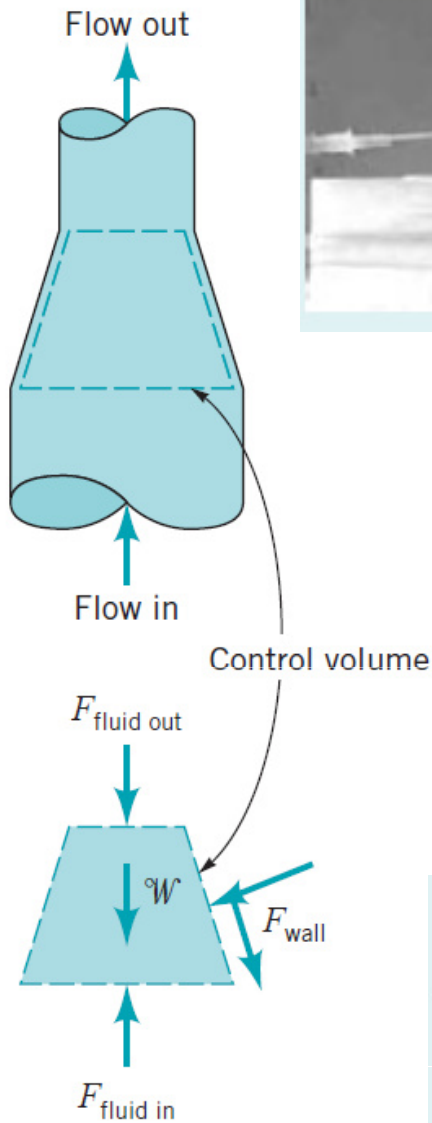
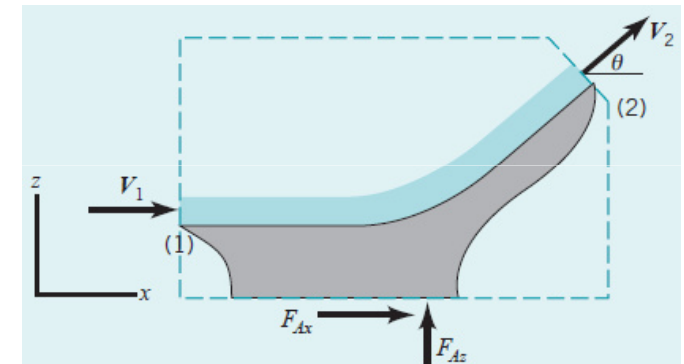
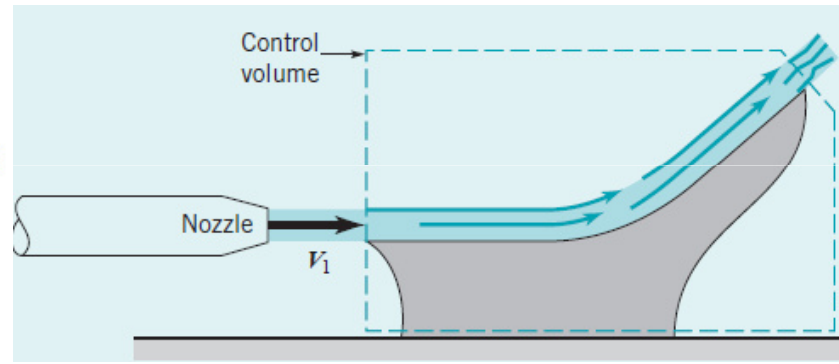
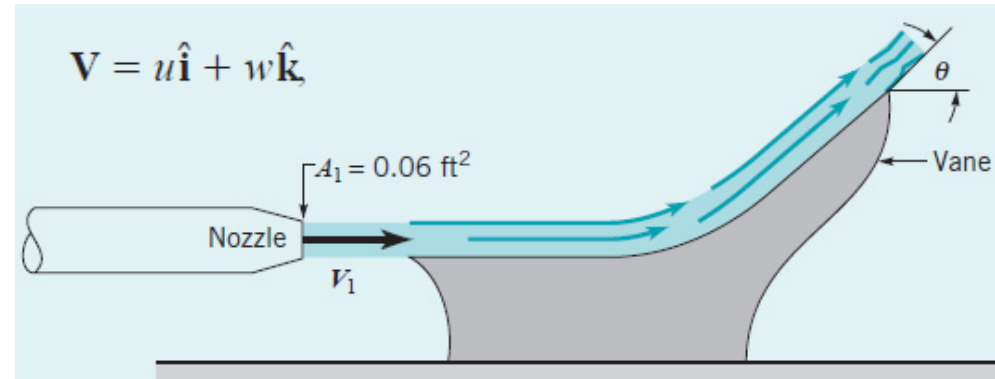
$$\sum \mathbf{F}_{\text{sys}} = \sum \mathbf{F}_{\text{contents of the coincident control volume}}$$

at an instant of time

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \mathbf{V} \rho dV + \int_{\text{cs}} \mathbf{V} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum \mathbf{F}_{\text{contents of the control volume}}$$

linear momentum equation.

مثال: مقدار نیروی لازم برای اینکه یک تیغه در اثر برخورد با جت سیال ساکن بماند را بدست آورید. از اثر لزجت صرف نظر گردد.



0 (flow is steady)

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} u \rho dV + \int_{cs} u \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum F_x$$

0 (flow is steady)

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} w \rho dV + \int_{cs} w \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum F_z$$

$$u_2 \rho A_2 V_2 - u_1 \rho A_1 V_1 = \sum F_x$$

$$w_2 \rho A_2 V_2 - w_1 \rho A_1 V_1 = \sum F_z$$

از رابطه برنولی می توان نتیجه گرفت: $V_1 = V_2 = 10 \text{ ft/s}$

at section (1)

$$u_1 = V_1, w_1 = 0$$

at section (2)

$$u_2 = V_1 \cos \theta, w_2 = V_1 \sin \theta$$

$$V_1 \cos \theta \rho A_2 V_1 - V_1 \rho A_1 V_1 = F_{Ax}$$

incompressible flow $A_1 V_1 = A_2 V_2$, or $A_1 = A_2$ since $V_1 = V_2$.

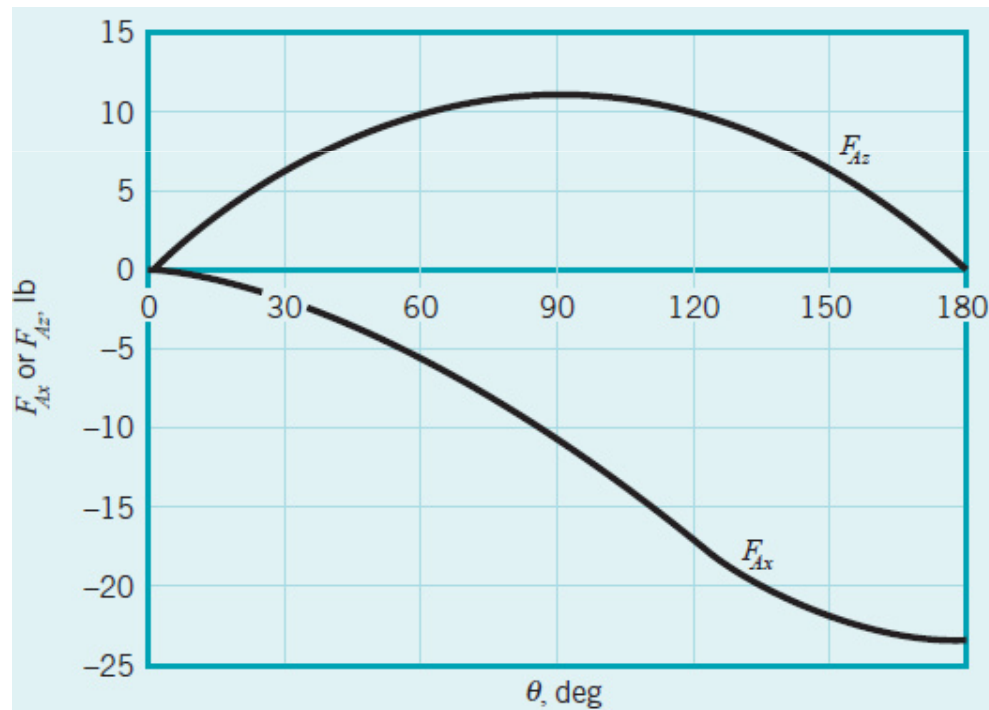
$$V_1 \sin \theta \rho A_2 V_1 - 0 \rho A_1 V_1 = F_{Az}$$

$$F_{Ax} = -\rho A_1 V_1^2 + \rho A_1 V_1^2 \cos \theta = -\rho A_1 V_1^2 (1 - \cos \theta)$$

$$F_{Az} = \rho A_1 V_1^2 \sin \theta$$

$$\begin{aligned} F_{Ax} &= -(1.94 \text{ slugs/ft}^3)(0.06 \text{ ft}^2)(10 \text{ ft/s})^2(1 - \cos \theta) \\ &= -11.64(1 - \cos \theta) \text{ slugs} \cdot \text{ft/s}^2 \\ &= -11.64(1 - \cos \theta) \text{ lb} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} F_{Az} &= (1.94 \text{ slugs/ft}^3)(0.06 \text{ ft}^2)(10 \text{ ft/s})^2 \sin \theta \\ &= 11.64 \sin \theta \text{ lb} \end{aligned}$$



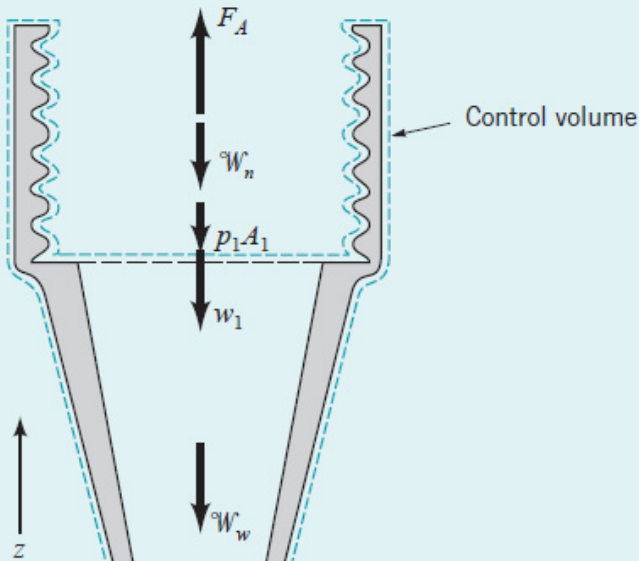
$$F_{Ax} = -\rho A_1 V_1^2 (1 - \cos \theta)$$

$$\dot{m} = \rho A_1 V_1$$

$$F_{Ax} = -\dot{m} V_1 (1 - \cos \theta)$$

$$F_{Az} = \dot{m} V_1 \sin \theta$$

مثال: در انتهای یک شیر آزمایشگاهی یک نازل متصل شده است. دبی نازل ۰/۶ lit/s و قطر ورودی و خروجی نازل به ترتیب ۱۶ و ۵ میلی متر است. وزن نازل ۰/۶ کیلوگرم و فشار ورودی ۴۶۴ kPa است. نیروی لازم برای نگهداری نازل در تکیه گاهش چند است؟



- F_A = anchoring force that holds nozzle in place
- W_n = weight of nozzle
- W_w = weight of water contained in the nozzle
- p_1 = gage pressure at section (1)
- A_1 = cross section area at section (1)
- p_2 = gage pressure at section (2)
- A_2 = cross section area at section (2)
- w_1 = z direction velocity at control volume entrance
- w_2 = z direction velocity at control volume exit

0 (flow is steady)

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} w \rho dV + \int_{cs} w \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

$$= F_A - W_n - p_1 A_1 - W_w + p_2 A_2 - \dot{m}_1 (-w_1) + \dot{m}_2 (-w_2)$$

$$(-\dot{m}_1)(-w_1) + \dot{m}_2(-w_2) =$$

$$F_A - W_n - p_1 A_1 - W_w + p_2 A_2$$

$\dot{m} = \rho AV$ is the mass flowrate

$$F_A = \dot{m}_1 w_1 - \dot{m}_2 w_2 + W_n + p_1 A_1 + W_w - p_2 A_2$$

$$\dot{m}_1 = \dot{m}_2 = \dot{m}$$

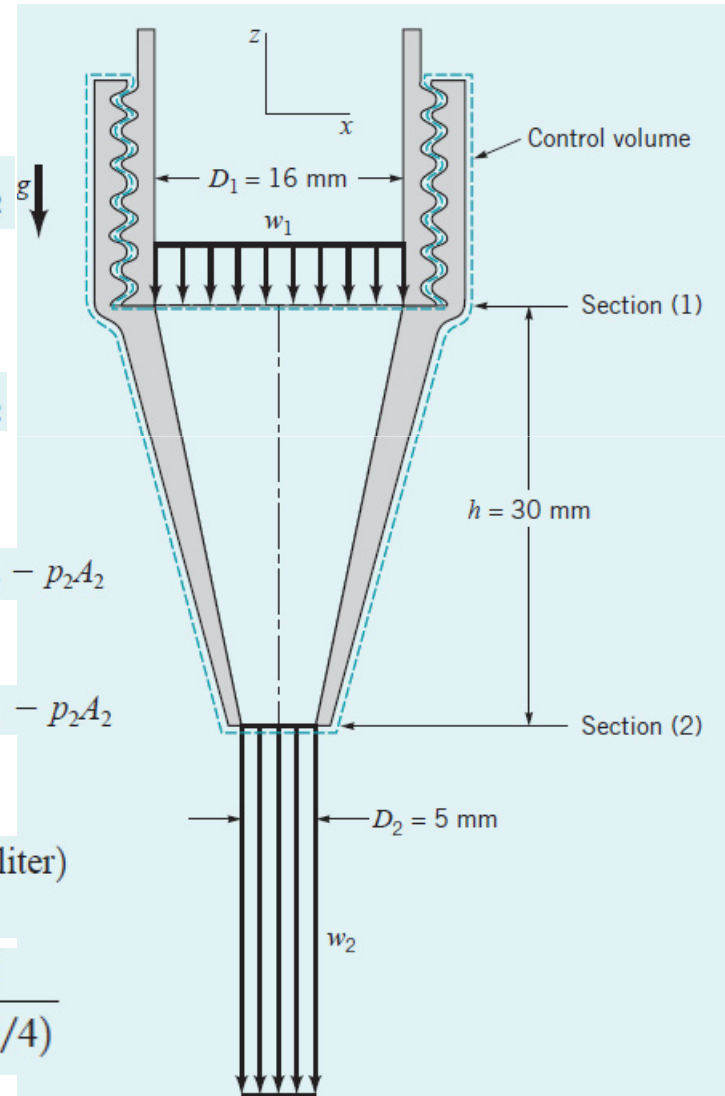
$$F_A = \dot{m}(w_1 - w_2) + W_n + p_1 A_1 + W_w - p_2 A_2$$

$$\dot{m} = \rho w_1 A_1 = \rho Q$$

$$= (999 \text{ kg/m}^3)(0.6 \text{ liter/s})(10^{-3} \text{ m}^3/\text{liter})$$

$$= 0.599 \text{ kg/s}$$

$$w_1 = \frac{Q}{A_1} = \frac{Q}{\pi(D_1^2/4)}$$



$$w_1 = \frac{Q}{A_1} = \frac{Q}{\pi(D_1^2/4)}$$

$$= \frac{(0.6 \text{ liter/s})(10^{-3} \text{ m}^3/\text{liter})}{\pi(16 \text{ mm})^2/4(1000^2 \text{ mm}^2/\text{m}^2)} = 2.98 \text{ m/s}$$

$$w_2 = \frac{Q}{A_2} = \frac{Q}{\pi(D_2^2/4)}$$

$$= \frac{(0.6 \text{ liter/s})(10^{-3} \text{ m}^3/\text{liter})}{\pi(5 \text{ mm})^2/4(1000^2 \text{ mm}^2/\text{m}^2)} = 30.6 \text{ m/s}$$

$$W_n = m_n g = (0.1 \text{ kg})(9.81 \text{ m/s}^2) = 0.981 \text{ N}$$

$$W_w = \rho V_w g \quad \rightarrow$$

$$V_w = \frac{1}{12} \pi h (D_1^2 + D_2^2 + D_1 D_2)$$

$$= \frac{1}{12} \pi \frac{(30 \text{ mm})}{(1000 \text{ mm/m})}$$

$$\times \left[\frac{(16 \text{ mm})^2 + (5 \text{ mm})^2 + (16 \text{ mm})(5 \text{ mm})}{(1000^2 \text{ mm}^2/\text{m}^2)} \right]$$

$$= 2.84 \times 10^{-6} \text{ m}^3$$

$$W_w = (999 \text{ kg/m}^3)(2.84 \times 10^{-6} \text{ m}^3)(9.81 \text{ m/s}^2)$$

$$= 0.0278 \text{ N}$$

$$F_A = (0.599 \text{ kg/s})(2.98 \text{ m/s} - 30.6 \text{ m/s}) + 0.981 \text{ N}$$

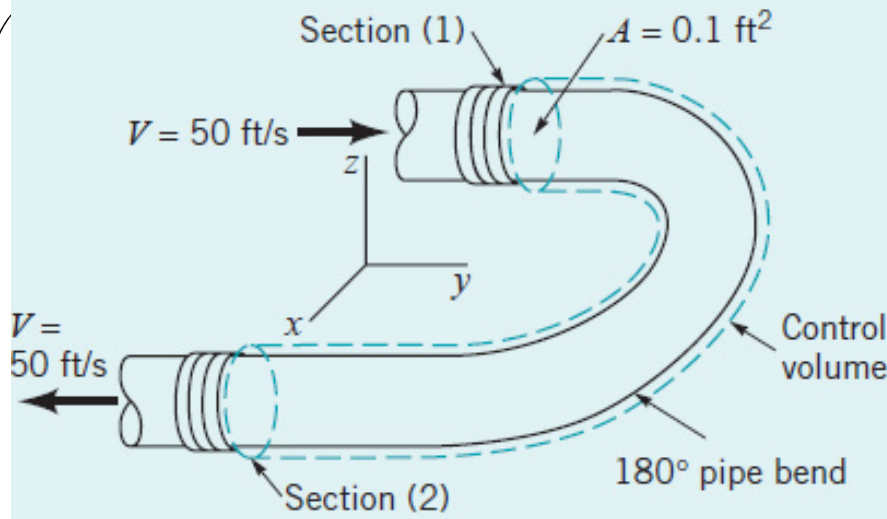
$$+ (464 \text{ kPa})(1000 \text{ Pa/kPa}) \frac{\pi(16 \text{ mm})^2}{4(1000^2 \text{ mm}^2/\text{m}^2)}$$

$$+ 0.0278 \text{ N} - 0$$

$$F_A = -16.5 \text{ N} + 0.981 \text{ N} + 93.3 \text{ N} + 0.0278 \text{ N}$$

$$= 77.8 \text{ N}$$

مثال: جریان از داخل یک لوله خمیده افقی با سرعت 50 ft/s و دارای سطح مقطع ثابت 0.1 ft^2 عبور می نماید. فشار مطلق در ورودی و خروجی به ترتیب برابر 30 psia و 24 psia می باشد. نیروی لازم برای نگهداری لوله در سطح افقی چند است؟



For the y direction,

$$\int_{cs} v \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = F_{Ay} + p_1 A_1 + p_2 A_2$$

$$(+v_1)(-\dot{m}_1) + (-v_2)(+\dot{m}_2) = F_{Ay} + p_1 A_1 + p_2 A_2$$

$$\dot{m} = \dot{m}_1 = \dot{m}_2 \rightarrow -\dot{m}(v_1 + v_2) = F_{Ay} + p_1 A_1 + p_2 A_2$$

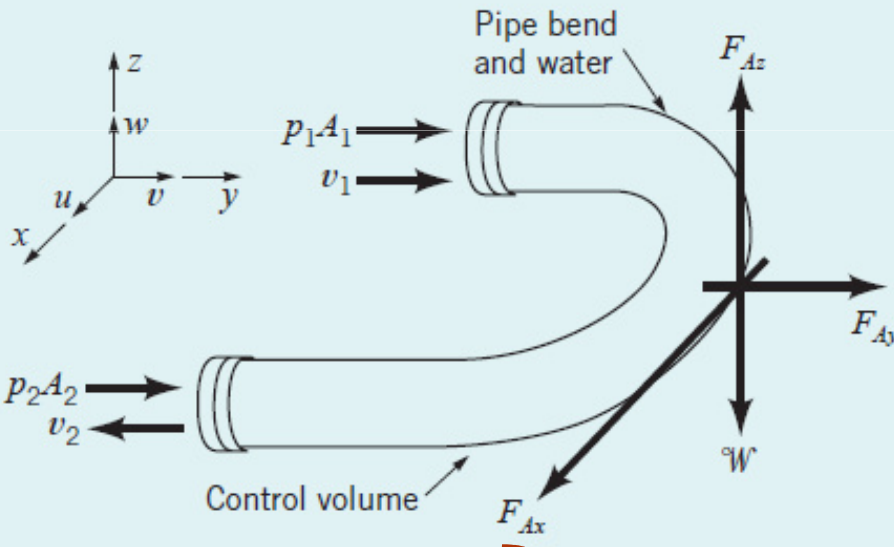
$$F_{Ay} = -\dot{m}(v_1 + v_2) - p_1 A_1 - p_2 A_2$$

$$\begin{aligned} \dot{m} &= \rho_1 A_1 v_1 = (1.94 \text{ slugs/ft}^3)(0.1 \text{ ft}^2)(50 \text{ ft/s}) \\ &= 9.70 \text{ slugs/s} \end{aligned}$$

$$1 \text{ lb} = 1 \text{ slug} \cdot \text{ft/s}^2$$

$$\begin{aligned} F_{Ay} &= -(9.70 \text{ slugs/s})(50 \text{ ft/s} + 50 \text{ ft/s}) \\ &\quad - (30 \text{ psia} - 14.7 \text{ psia})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)(0.1 \text{ ft}^2) \\ &\quad - (24 \text{ psia} - 14.7 \text{ psia})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)(0.1 \text{ ft}^2) \end{aligned}$$

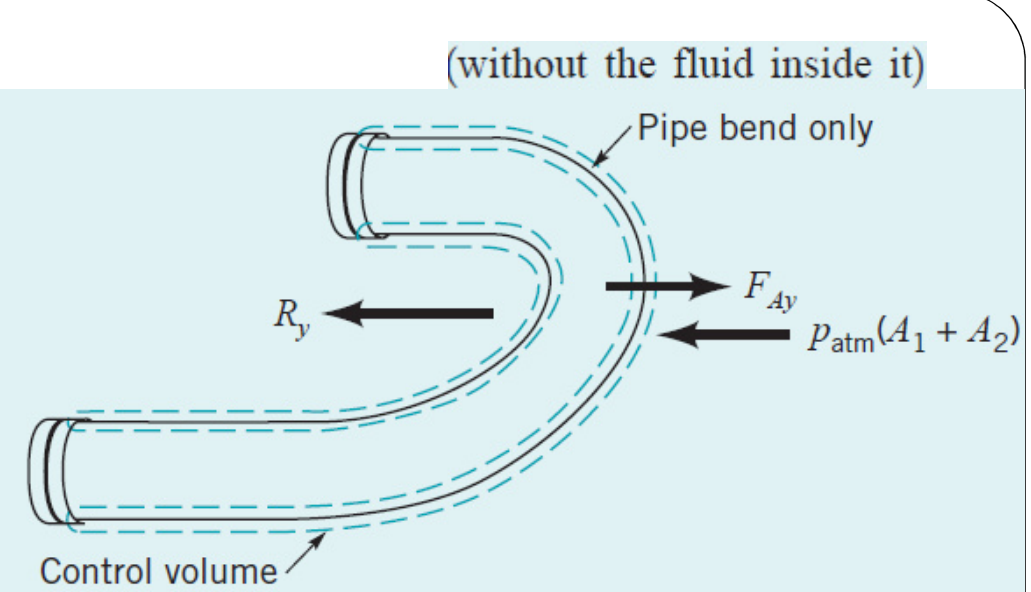
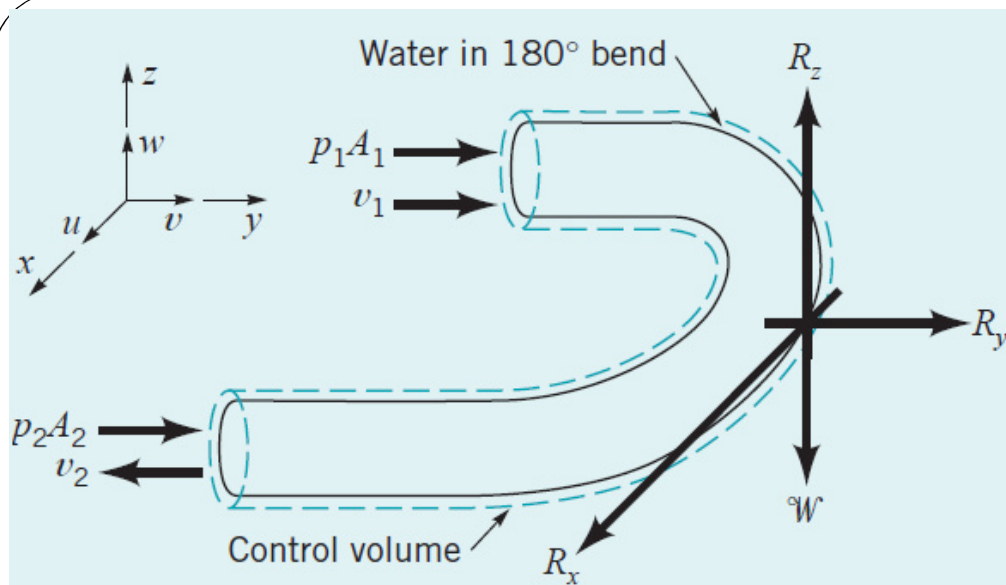
$$F_{Ay} = -970 \text{ lb} - 220 \text{ lb} - 134 \text{ lb} = -1324 \text{ lb}$$



At sections (1) and (2),

$u = 0$ at both cross sections

$$F_{Ax} = 0$$



R نیروی موجود به واسطه خمیدگی به سیال داخل لوله

$$R_y = -\dot{m}(v_1 + v_2) - p_1 A_1 - p_2 A_2$$

p_1 and p_2 must be in terms of absolute pressure

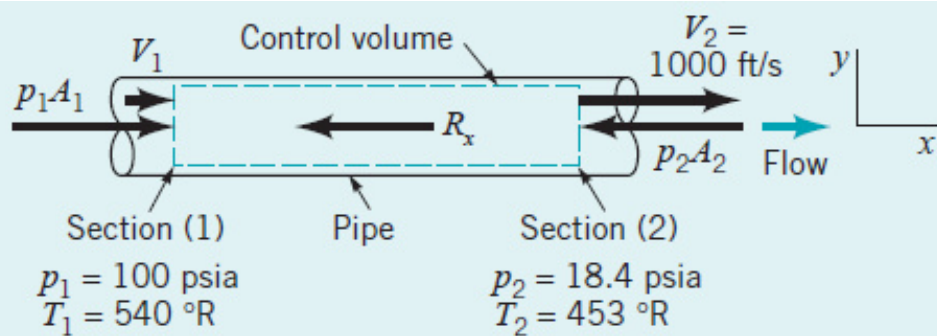
$$\begin{aligned} R_y &= -(9.70 \text{ slugs/s})(50 \text{ ft/s} + 50 \text{ ft/s}) \\ &\quad - (30 \text{ psia})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)(0.1 \text{ ft}^2) \\ &\quad - (24 \text{ psia})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)(0.1 \text{ ft}^2) \\ &= -1748 \text{ lb} \end{aligned}$$

$$F_{Ay} = R_y + p_{\text{atm}}(A_1 + A_2)$$

$$p_{\text{atm}} = 14.7 \text{ lb/in.}^2 (144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2) = 2117 \text{ lb/ft}^2$$

$$\begin{aligned} F_{Ay} &= -1748 \text{ lb} + 2117 \text{ lb/ft}^2 (0.1 \text{ ft}^2 + 0.1 \text{ ft}^2) \\ &= -1324 \text{ lb} \end{aligned}$$

با توجه به چگونگی انتخاب حجم کنترل، فشار محیط می تواند با تاثیر و یا بدون تاثیر باشد. در مثال فوق با احتساب حجم کنترل بر روی سطح لوله و بدون در نظر گرفتن سیال، اثر فشار محیط ظاهر می گردد



مثال: هوا در داخل یک لوله مستقیم به قطر ۴ in در جریان بوده و شرایط به گونه است که دما و فشار در هر مقطع ثابت و یکنواخت است. در صورتی که سرعت متوسط در مقطع ۲، ۱۰۰۰ ft/s و در مقطع ۱، برابر ۲۱۹ ft/s می باشد. مقدار نیروی اصطکاک وارد بر سطح داخلی لوله را محاسبه نمایید.

Air flows steadily

$$\int_{cs} u \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = -R_x + p_1 A_1 - p_2 A_2 \quad (+u_1)(-\dot{m}_1) + (+u_2)(+\dot{m}_2) = -R_x + p_1 A_1 - p_2 A_2 \quad \dot{m} = \dot{m}_1 = \dot{m}_2$$

$$\dot{m}(u_2 - u_1) = -R_x + A_2(p_1 - p_2) \Rightarrow R_x = A_2(p_1 - p_2) - \dot{m}(u_2 - u_1)$$

$$R = \frac{1716(\text{ft} \cdot \text{lb})/(\text{slug} \cdot ^\circ\text{R})}{32.174(\text{lbm}/\text{slug})} = 53.3(\text{ft} \cdot \text{lb})/(\text{lbm} \cdot ^\circ\text{R})$$

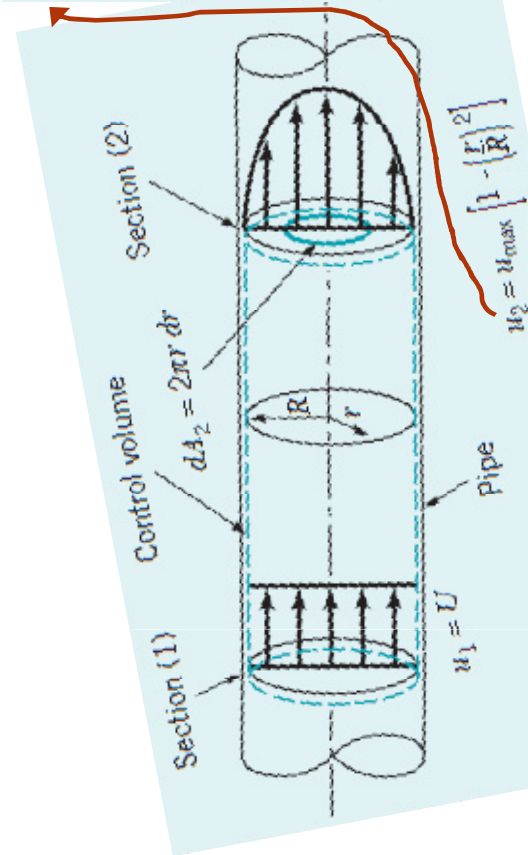
$$\dot{m} = \frac{(18.4 \text{ psia})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)}{[53.3(\text{ft} \cdot \text{lb})/(\text{lbm} \cdot ^\circ\text{R})] (453 ^\circ\text{R})} \times \frac{\pi(4 \text{ in.})^2}{4(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)} (1000 \text{ ft/s}) = 9.57 \text{ lbm/s}$$

$$\left. \begin{aligned} \rho_2 &= \frac{p_2}{RT_2} \\ A_2 &= \frac{\pi D_2^2}{4} \end{aligned} \right\} \dot{m} = \left(\frac{p_2}{RT_2} \right) \left(\frac{\pi D_2^2}{4} \right) u_2$$

$$R_x = \frac{\pi(4 \text{ in.})^2}{4} (100 \text{ psia} - 18.4 \text{ psia}) - (9.57 \text{ lbm})(1000 \text{ ft/s} - 219 \text{ ft/s}) / 32.174(\text{lbm} \cdot \text{ft})/(\text{lb} \cdot \text{s}^2) = 1025 \text{ lb} - 232 \text{ lb} \quad R_x = 793 \text{ lb}$$

مثال: برای یک لوله عمودی تغییرات فشار در بین نقطه ۱ و ۲ چگونه است؟

$$w_2 = 2w_1 \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right]$$



$$\int_{cs} w \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = p_1 A_1 - R_z - \dot{W} - p_2 A_2$$

$$(+w_1)(-\dot{m}_1) + \int_{A_2} (+w_2)\rho(+w_2 dA_2) = p_1 A_1 - R_z - \dot{W} - p_2 A_2$$

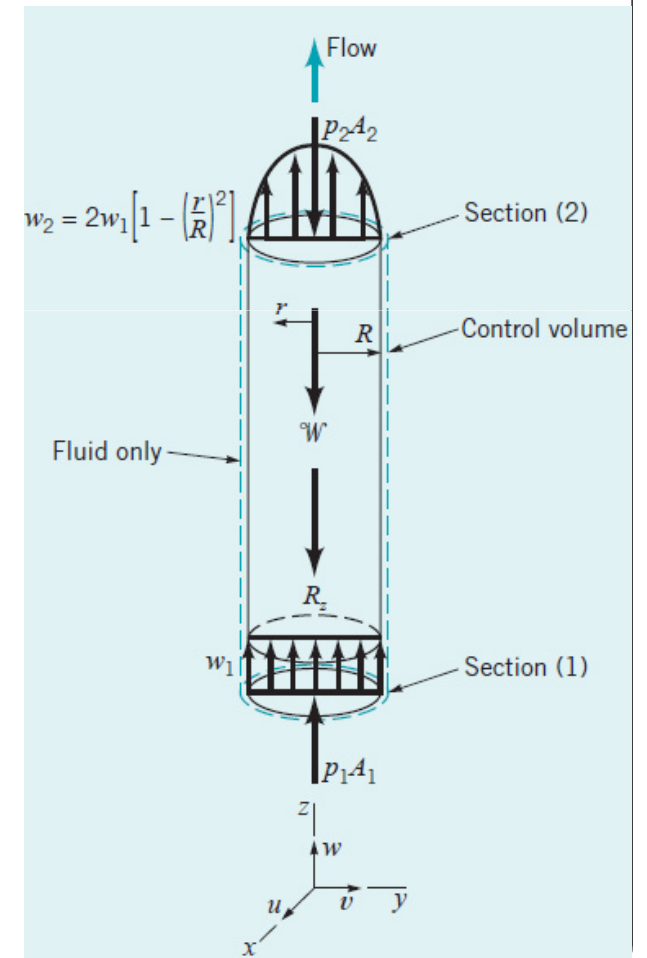
$$\int_{A_2} w_2 \rho w_2 dA_2 = \rho \int_0^R w_2^2 2\pi r dr$$

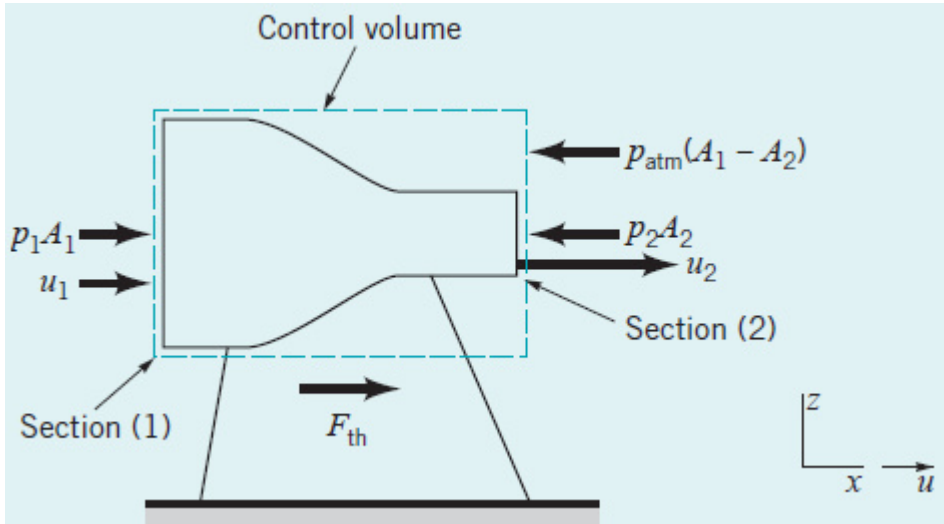
$$= 2\pi\rho \int_0^R (2w_1)^2 \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right]^2 r dr$$

$$\int_{A_2} w_2 \rho w_2 dA_2 = 4\pi\rho w_1^2 \frac{R^2}{3}$$

$$-w_1^2 \rho \pi R^2 + \frac{4}{3} w_1^2 \rho \pi R^2 = p_1 A_1 - R_z - \dot{W} - p_2 A_2$$

$$p_1 - p_2 = \frac{\rho w_1^2}{3} + \frac{R_z}{A_1} + \frac{\dot{W}}{A_1}$$





مثال: یک سامانه محوری ایستاده برای آزمایش موتور جت طراحی شده است. سرعت ورودی ۲۰۰ متر بر ثانیه و سرعت خروجی ۵۰۰ m/s، سطح مقطع ورودی ۱ m² و فشار استاتیک ورودی -22.5 kPa = 78.5 kPa (abs) و دمای استاتیک ورودی ۲۶۸K و فشار خروجی 0 kPa = 101 kPa (abs) و نیروی وارد بر سامانه را بدست آورید.

$$\int_{cs} u \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = p_1 A_1 + F_{th} - p_2 A_2 - p_{atm} (A_1 - A_2)$$

$$(+u_1)(-\dot{m}_1) + (+u_2)(+\dot{m}_2) = (p_1 - p_{atm})A_1 - (p_2 - p_{atm})A_2 + F_{th}$$

$$\dot{m} = \dot{m}_1 = \rho_1 A_1 u_1 = \dot{m}_2 = \rho_2 A_2 u_2$$

$$\dot{m}(u_2 - u_1) = p_1 A_1 - p_2 A_2 + F_{th}$$

$$F_{th} = -p_1 A_1 + p_2 A_2 + \dot{m}(u_2 - u_1)$$

$$\dot{m} = \rho_1 A_1 u_1 \quad \text{we need } \rho_1$$

$$\rho_1 = \frac{p_1}{RT_1} = \frac{(78.5 \text{ kPa})(1000 \text{ Pa/kPa})[1(\text{N/m}^2)/\text{Pa}]}{(286.9 \text{ J/kg} \cdot \text{K})(268 \text{ K})(1 \text{ N} \cdot \text{m/J})} = 1.02 \text{ kg/m}^3$$

$$\dot{m} = \rho_1 A_1 u_1 = (1.02 \text{ kg/m}^3)(1 \text{ m}^2)(200 \text{ m/s}) = 204 \text{ kg/s}$$

$$F_{th} = -(1 \text{ m}^2)(-22.5 \text{ kPa})(1000 \text{ Pa/kPa})[1(\text{N/m}^2)/\text{Pa}] + (204 \text{ kg/s})(500 \text{ m/s} - 200 \text{ m/s})[1 \text{ N}/(\text{kg} \cdot \text{m/s}^2)]$$

$$F_{th} = 22,500 \text{ N} + 61,200 \text{ N} = 83,700 \text{ N}$$

مثال: برای دریچه یک کانال با عرض b ، مقدار نیروی وارد بر دریچه در کدام حالت در شرایط بسته و باز بزرگتر است؟

When the gate is closed,

$$\int_{cs} u \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0 \text{ (no flow)} \rightarrow R_x = \frac{1}{2} \gamma H^2 b$$

When the gate is open

$$\int_{cs} u \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \frac{1}{2} \gamma H^2 b - R_x - \frac{1}{2} \gamma h^2 b - F_f$$

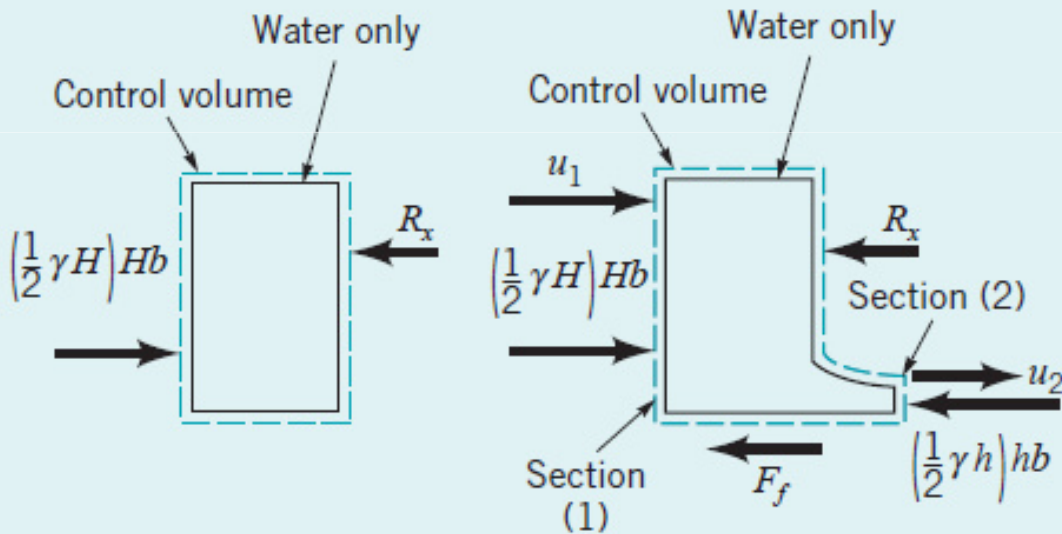
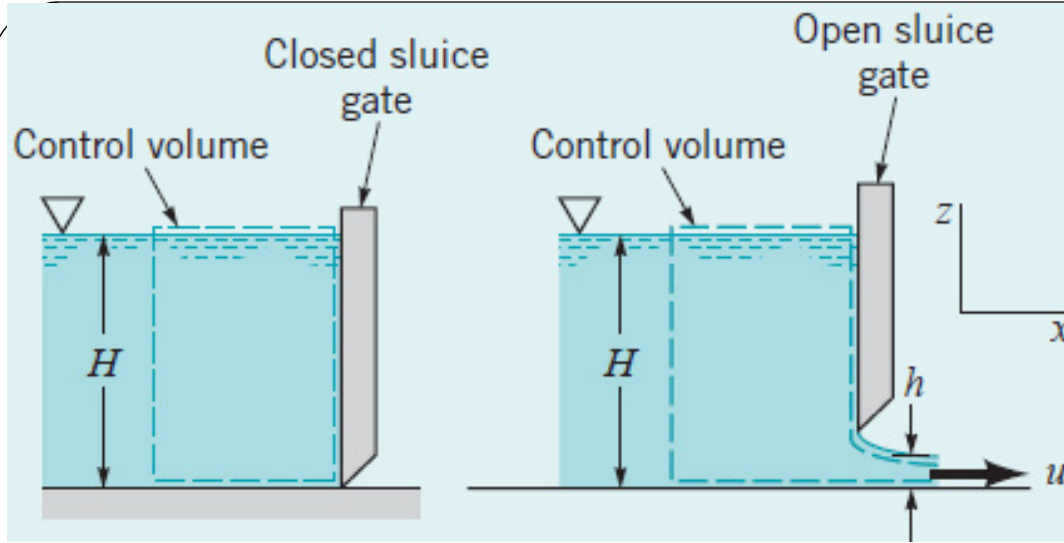
$$\int_{cs} u \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = (u_1) \rho (-u_1) H b + (+u_2) \rho (+u_2) h b$$

$$-\rho u_1^2 H b + \rho u_2^2 h b = \frac{1}{2} \gamma H^2 b - R_x - \frac{1}{2} \gamma h^2 b - F_f$$

If $H \gg h \rightarrow R_x = \frac{1}{2} \gamma H^2 b - \frac{1}{2} \gamma h^2 b - F_f - \rho u_2^2 h b$

$$\dot{m} = \rho b H u_1 = \rho b h u_2$$

$$R_x = \frac{1}{2} \gamma H^2 b - \frac{1}{2} \gamma h^2 b - F_f - \dot{m}(u_2 - u_1)$$



$$R_x = \frac{1}{2} \gamma H^2 b - \frac{1}{2} \gamma h^2 b - F_f - \dot{m}(u_2 - u_1)$$

$$R_x = \frac{1}{2} \gamma H^2 b$$

در شرایط بسته نیروی وارد بر دریچه بیشتر است. زیرا $u_2 > u_1$ می باشد

$$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} \mathbf{V} \rho d\mathcal{V} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \mathbf{V} \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} \mathbf{V} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

برای یک حجم کنترل با یک سرعت ثابت

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \mathbf{V} \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} \mathbf{V} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum \mathbf{F}_{\text{contents of the control volume}}$$

$\mathbf{V} = \mathbf{W} + \mathbf{V}_{\text{cv}}$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} (\mathbf{W} + \mathbf{V}_{\text{cv}}) \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} (\mathbf{W} + \mathbf{V}_{\text{cv}}) \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum \mathbf{F}_{\text{contents of the control volume}}$$

steady flow $\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} (\mathbf{W} + \mathbf{V}_{\text{cv}}) \rho d\mathcal{V} = 0 \Rightarrow \int_{\text{cs}} (\mathbf{W} + \mathbf{V}_{\text{cv}}) \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \int_{\text{cs}} \mathbf{W} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA + \mathbf{V}_{\text{cv}} \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$

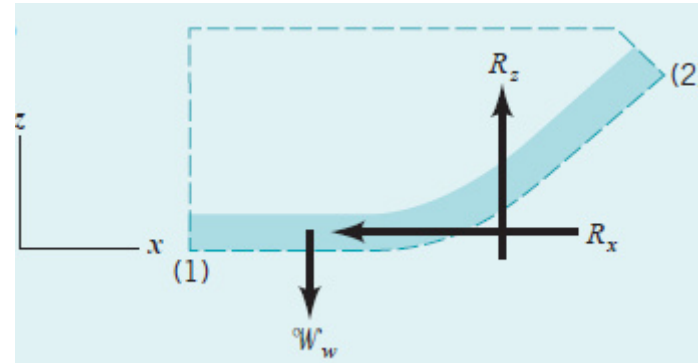
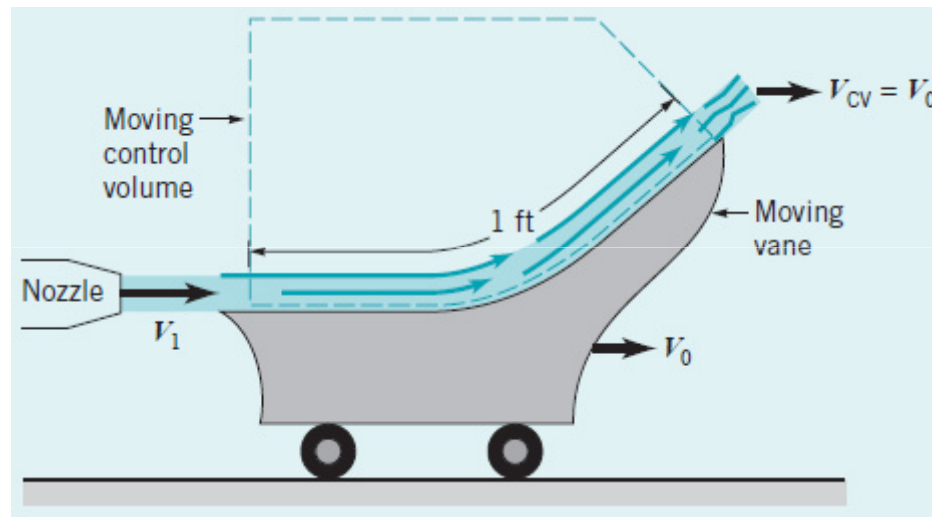
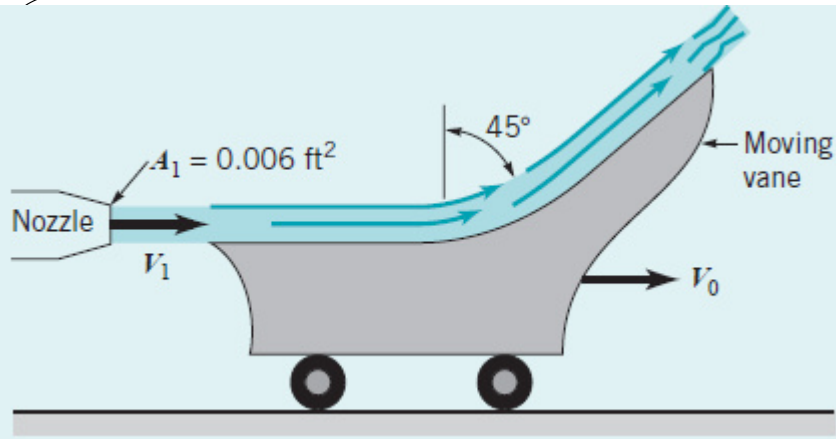
For steady flow (on an instantaneous or time-average basis),

$$\frac{DM_{\text{sys}}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \Rightarrow \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0 \Rightarrow \int_{\text{cs}} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = 0$$

بقای جرم

$$\int_{\text{cs}} \mathbf{W} \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum \mathbf{F}_{\text{contents of the control volume}}$$

مثال: جت سیال با سرعت V_1 به یک پره چرخدار که با سرعت ثابت V_0 حرکت می کند، برخورد می نماید. سیال با سرعت 100 ft/s از پره خارج می گردد و سرعت پره نیز 20 ft/s است. اندازه و راستای نیروی وارده بر پره را بدست آورید.



$$\int_{cs} W_x \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = -R_x$$

$$(+W_1)(-\dot{m}_1) + (+W_2 \cos 45^\circ)(+\dot{m}_2) = -R_x$$

$$\dot{m}_1 = \rho_1 W_1 A_1 \quad \text{and} \quad \dot{m}_2 = \rho_2 W_2 A_2.$$

from the Bernoulli equation

با صرف نظر کردن از اختلاف ارتفاع در پره $W_1 = W_2$

$$\int_{cs} W_z \rho \mathbf{W} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = R_z - \dot{W}_w \quad \Rightarrow \quad (+W_2 \sin 45^\circ)(+\dot{m}_2) = R_z - \dot{W}_w$$

$$W_1 = V_1 - V_0 = 100 \text{ ft/s} - 20 \text{ ft/s} = 80 \text{ ft/s} = W_2 \quad \dot{m}_1 = \rho_1 W_1 A_1 = \rho_2 W_2 A_2 = \dot{m}_2 \quad R_x = \rho W_1^2 A_1 (1 - \cos 45^\circ)$$

$$\rho_1 = \rho_2 = 1.94 \text{ slugs/ft}^3$$

$$R_x = (1.94 \text{ slugs/ft}^3)(80 \text{ ft/s})^2(0.006 \text{ ft}^2)(1 - \cos 45^\circ) = 21.8 \text{ lb}$$

$$R_z = \rho W_1^2 (\sin 45^\circ) A_1 + W_w$$

$$W_w = \rho g A_1 \ell$$

$$\begin{aligned} R_z &= (1.94 \text{ slugs/ft}^3)(80 \text{ ft/s})^2 (\sin 45^\circ)(0.006 \text{ ft}^2) \\ &\quad + (62.4 \text{ lb/ft}^3)(0.006 \text{ ft}^2)(1 \text{ ft}) \\ &= 52.6 \text{ lb} + 0.37 \text{ lb} = 53 \text{ lb} \end{aligned}$$

$$R = \sqrt{R_x^2 + R_z^2} = [(21.8 \text{ lb})^2 + (53 \text{ lb})^2]^{1/2} = 57.3 \text{ lb}$$

$$\alpha = \tan^{-1} \frac{R_z}{R_x} = \tan^{-1} (53 \text{ lb}/21.8 \text{ lb}) = 67.6^\circ$$

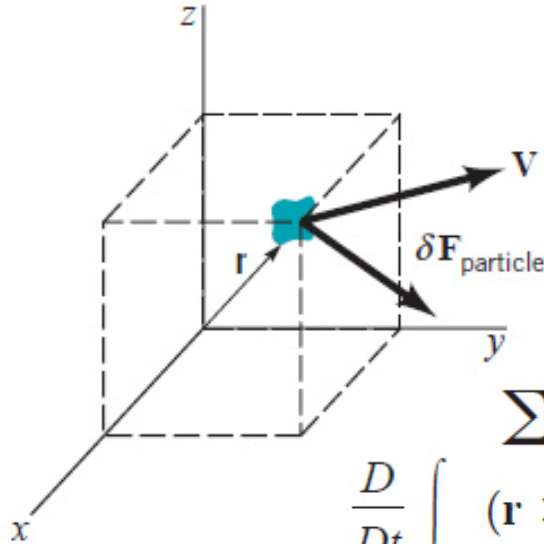
power this situation

$$\begin{aligned} \mathcal{P} &= R_x V_0 \\ &= \frac{(21.8 \text{ lb})(20 \text{ ft/s})}{550(\text{ft} \cdot \text{lb})/(\text{hp} \cdot \text{s})} \\ &= 0.79 \text{ hp} \end{aligned}$$

همه این قدرت توسط اصطکاک مصرف می شود.

Newton's second law of motion to a particle of fluid yields

گشتاور اندازه حرکت



$$\frac{D}{Dt} (\mathbf{V} \rho \delta \mathcal{V}) = \delta \mathbf{F}_{\text{particle}} \quad \mathbf{r} \times \frac{D}{Dt} (\mathbf{V} \rho \delta \mathcal{V}) = \mathbf{r} \times \delta \mathbf{F}_{\text{particle}}$$

$$\frac{D}{Dt} [(\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho \delta \mathcal{V}] = \frac{D\mathbf{r}}{Dt} \times \mathbf{V} \rho \delta \mathcal{V} + \mathbf{r} \times \frac{D(\mathbf{V} \rho \delta \mathcal{V})}{Dt} \quad \frac{D\mathbf{r}}{Dt} = \mathbf{V}$$

$$\mathbf{V} \times \mathbf{V} = 0 \quad \longrightarrow \quad \frac{D}{Dt} [(\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho \delta \mathcal{V}] = \mathbf{r} \times \delta \mathbf{F}_{\text{particle}}$$

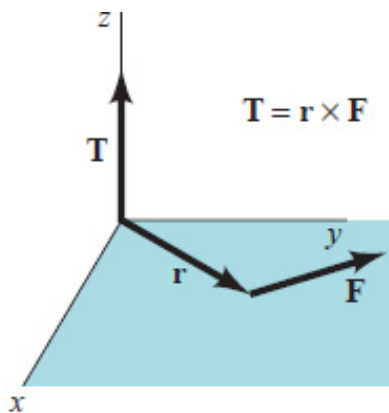
$$\sum \mathbf{r} \times \delta \mathbf{F}_{\text{particle}} = \sum (\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{sys}}$$

$$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V} = \int_{\text{sys}} \frac{D}{Dt} [(\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V}] \quad \int_{\text{sys}} \frac{D}{Dt} [(\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V}] = \sum (\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{sys}}$$

$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V} = \sum (\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{sys}} \longrightarrow$ مجموع گشتاور خارجی وارد بر سیستم = نرخ تغییرات گشتاور اندازه حرکت

torque, $\mathbf{T} = \mathbf{r} \times \mathbf{F}$

$$\sum (\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{sys}} = \sum (\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{cv}}$$



$$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

برآیند نرخ گشتاور اندازه حرکت موثر بر سطح حجم کنترل + نرخ تغییر گشتاور اندازه حرکت حجم کنترل = نرخ تغییر گشتاور اندازه حرکت در سیستم

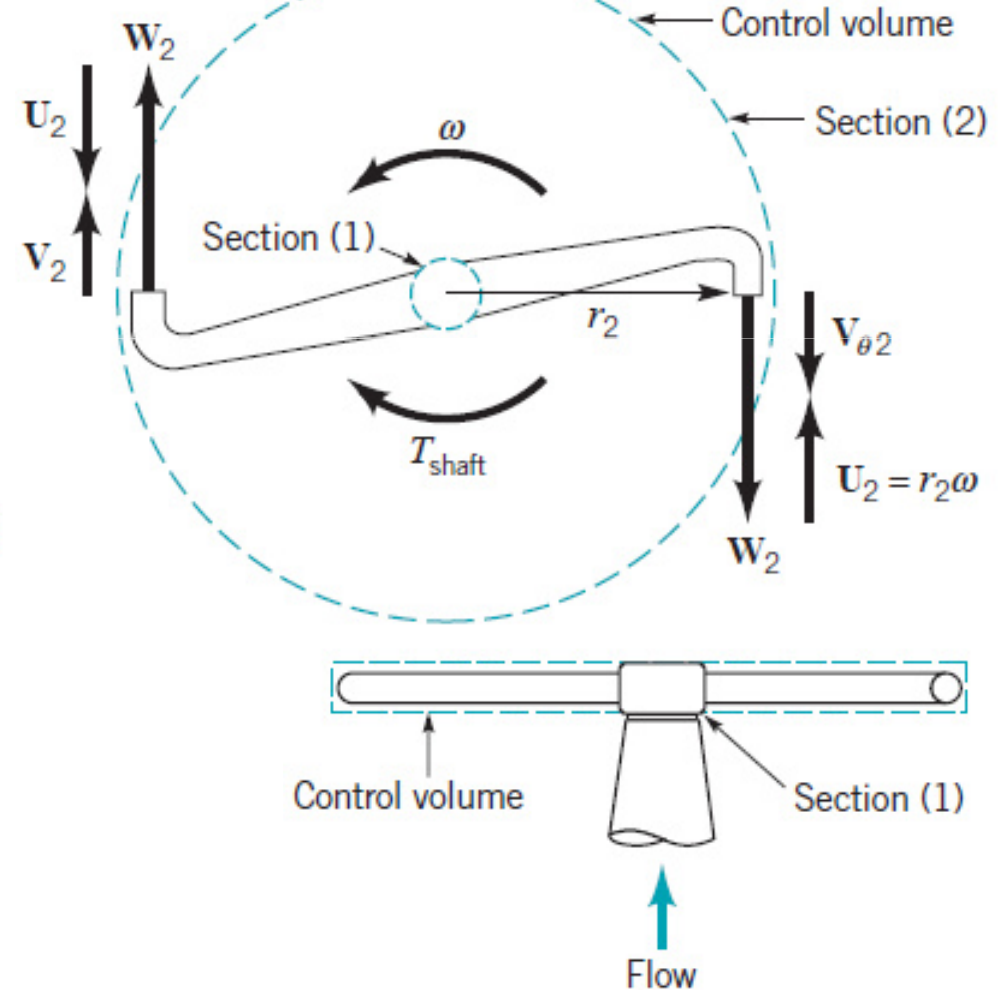
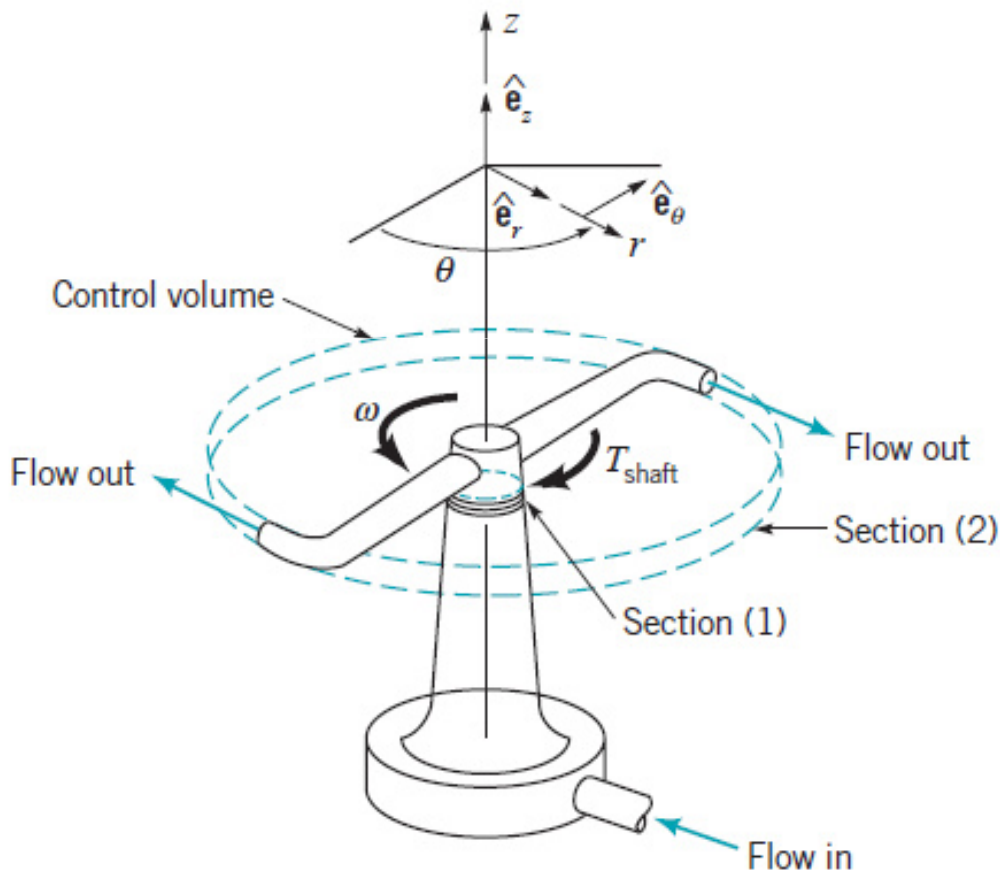
$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum (\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{contents of the control volume}}$$

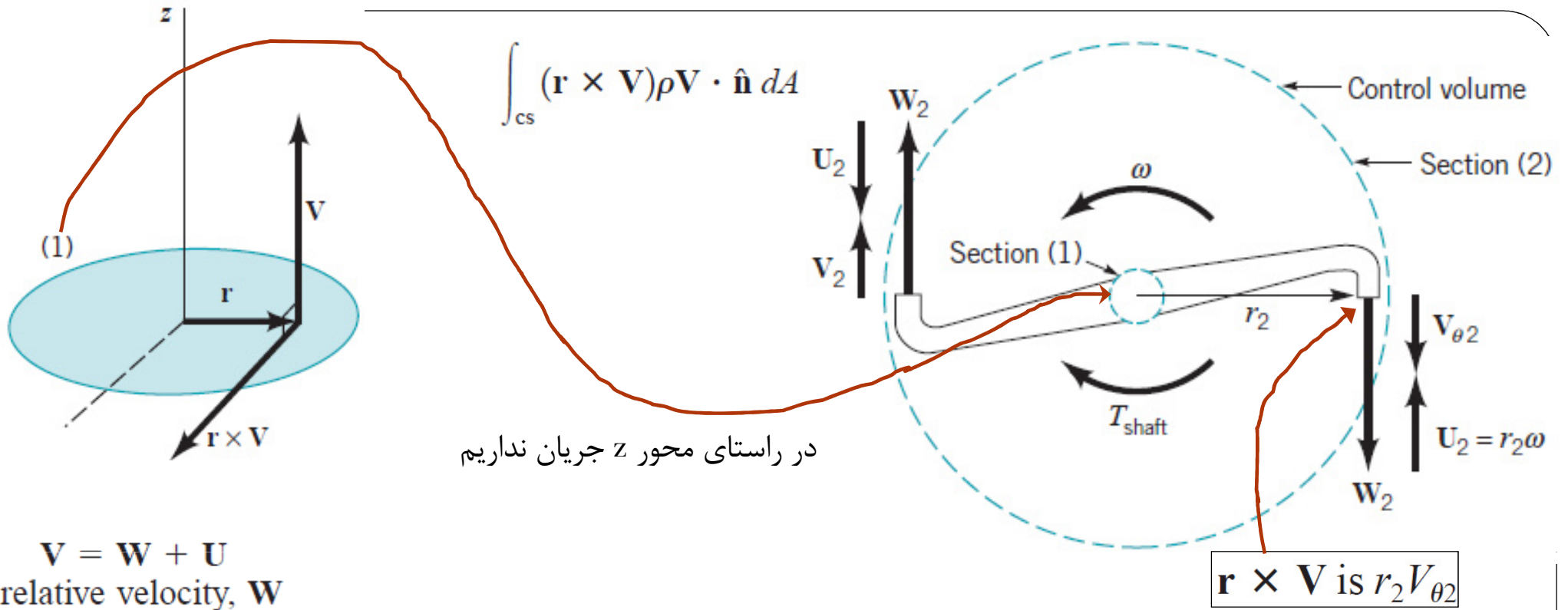
برای ساده سازی فرضیات ذیل را در نظر می گیریم:

۱- فرض می شود که جریان یک بعدی است (توزیع یکنواخت متوسط سرعت در هر مقطع)

۲- شرایط دایم و یا متوسط زمانی را برای مسایل در نظر می گیریم. لذا $\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho dV = 0$

۳- در معادله گشتاور اندازه حرکت، فقط بر اساس مقادیر موجود بر روی محور چرخش بررسی صورت می گیرد





$\mathbf{V} = \mathbf{W} + \mathbf{U}$
relative velocity, \mathbf{W}

where \mathbf{U} is the velocity of the moving nozzle as measured relative to the fixed control surface.

$$\left[\int_{cs} (\mathbf{r} \times \mathbf{V}) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \right]_{\text{axial}} = (-r_2 V_{\theta 2})(+\dot{m})$$

if V_{θ} and \mathbf{U} are in the same direction, use +; if V_{θ} and \mathbf{U} are in opposite directions, use -

$$\sum \left[(\mathbf{r} \times \mathbf{F})_{\text{contents of the control volume}} \right]_{\text{axial}} = \mathbf{T}_{\text{shaft}}$$

اگر مثبت باشد، گشتاور در راستای چرخش است و اگر منفی باشد در خلاف مسیر چرخش است

$$-r_2 V_{\theta 2} \dot{m} = T_{\text{shaft}}$$

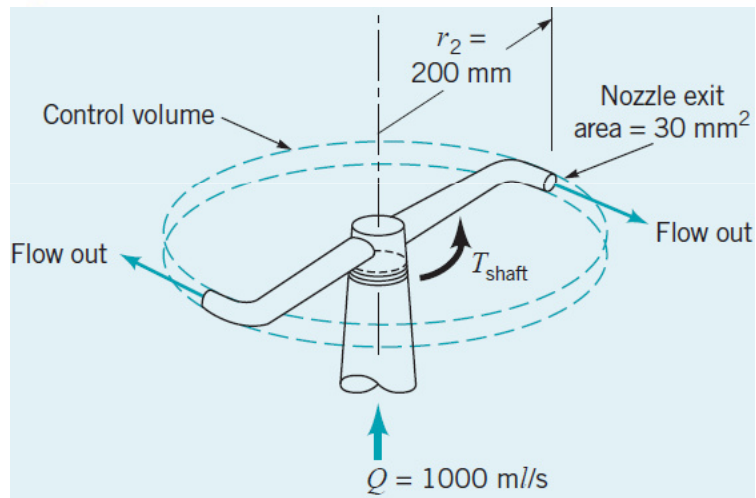
shaft power, $\dot{W}_{\text{shaft}} \rightarrow \dot{W}_{\text{shaft}} = T_{\text{shaft}} \omega = -r_2 V_{\theta 2} \dot{m} \omega$

$r_2 \omega$ is the speed of each sprinkler nozzle, U , $\rightarrow \dot{W}_{\text{shaft}} = -U_2 V_{\theta 2} \dot{m}$

Shaft work per unit mass, w_{shaft} , is equal to $\dot{W}_{\text{shaft}}/\dot{m} \rightarrow w_{\text{shaft}} = -U_2 V_{\theta 2}$

نکته: مقدار منفی به این معنی است که سیال بر روی روتور کار انجام می دهد.

$$T_{\text{shaft}} = (-\dot{m}_{\text{in}})(\pm r_{\text{in}} V_{\theta \text{in}}) + \dot{m}_{\text{out}}(\pm r_{\text{out}} V_{\theta \text{out}})$$



مثال: برای یک آبپاش مطابق شکل مقابل در شرایط دائم،

- ۱- گشتاور لازم برای ثابت نگه داشتن آبپاش را بدست آورید.
- ۲- مقدار گشتاور مورد نیاز برای حالتی که آبپاش ۵۰۰ دور در دقیقه داشته باشد.
- ۳- در صورتی که هیچ گشتاور مقومی وجود نداشته باشد، مقدار سرعت چرخشی آبپاش چند است؟

$$T_{\text{shaft}} = -r_2 V_{\theta 2} \dot{m}$$

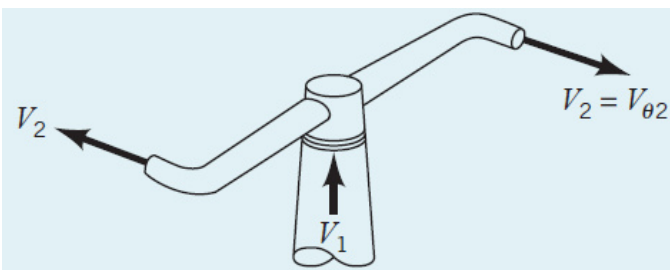
$$T_{\text{shaft}} = -r_2 V_2 \dot{m}$$

$$V_{\theta 2} = V_2$$

$$\dot{m} = Q\rho = \frac{(1000 \text{ ml/s})(10^{-3} \text{ m}^3/\text{liter})(999 \text{ kg/m}^3)}{(1000 \text{ ml/liter})} = 0.999 \text{ kg/s}$$

$$V_2 = \frac{Q}{\text{area of the two nozzles}} = 16.7 \text{ m/s}$$

$$T_{\text{shaft}} = -3.34 \text{ N} \cdot \text{m}$$

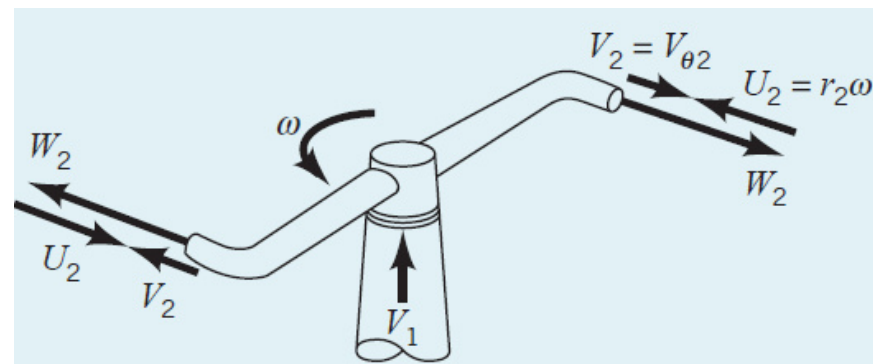


$$V_2 = W_2 - U_2$$

$$W_2 = 16.7 \text{ m/s}$$

$$U_2 = r_2 \omega$$

$$V_2 = 6.2 \text{ m/s}$$

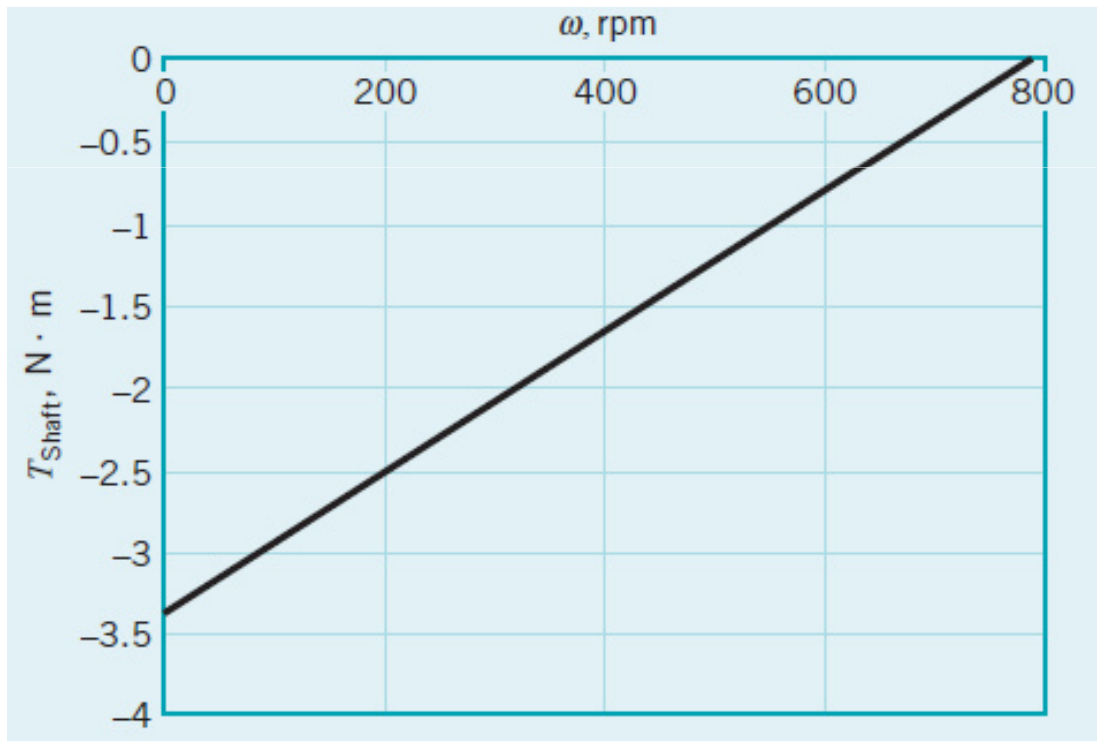


$$\dot{m} = 0.999 \text{ kg/s} \quad \longrightarrow \quad T_{\text{shaft}} = \frac{(200 \text{ mm})(6.2 \text{ m/s}) 0.999 \text{ kg/s} [1 (\text{N/kg})/(\text{m/s}^2)]}{(1000 \text{ mm/m})} = -1.24 \text{ N} \cdot \text{m}$$

$$T_{\text{shaft}} = -r_2(W_2 - r_2\omega)\dot{m} \quad \text{no resisting torque} \quad \longrightarrow \quad 0 = -r_2(W_2 - r_2\omega)\dot{m} \quad \longrightarrow \quad \omega = \frac{W_2}{r_2}$$

$$\omega = \frac{W_2}{r_2} = \frac{(16.7 \text{ m/s})(1000 \text{ mm/m})}{(200 \text{ mm})} = 83.5 \text{ rad/s}$$

$$\omega = \frac{(83.5 \text{ rad/s})(60 \text{ s/min})}{2 \pi \text{ rad/rev}} = 797 \text{ rpm}$$



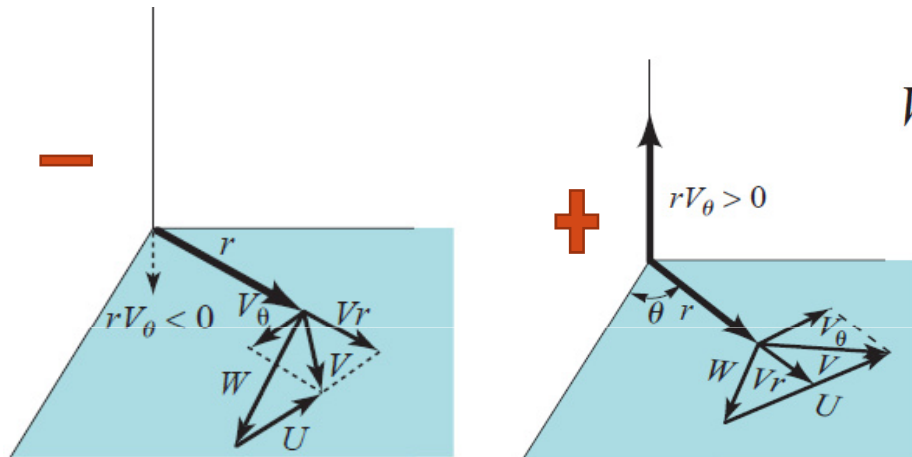
در حالت عدم وجود گشتاور، مومنوم زاویه ای صفر است (سرعت نسبی صفر است).

The shaft power, \dot{W}_{shaft} , is related to shaft torque, T_{shaft} , by $\dot{W}_{\text{shaft}} = T_{\text{shaft}} \omega$

if V_θ and U are in the same direction, $\longrightarrow rV_\theta$ product is positive

If V_θ and U are in opposite directions, \longrightarrow the rV_θ product is negative

The sign of the shaft torque is in the same direction along the axis of rotation as ω



\dot{W}_{shaft} is positive, power is into the fluid
(for example, a pump)

when \dot{W}_{shaft} is negative
power is out of the fluid (for example, a turbine)

$$\dot{W}_{\text{shaft}} = (-\dot{m}_{\text{in}})(\pm r_{\text{in}}\omega V_{\theta\text{in}}) + \dot{m}_{\text{out}}(\pm r_{\text{out}}\omega V_{\theta\text{out}})$$

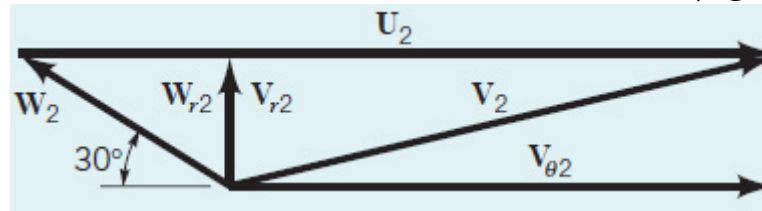
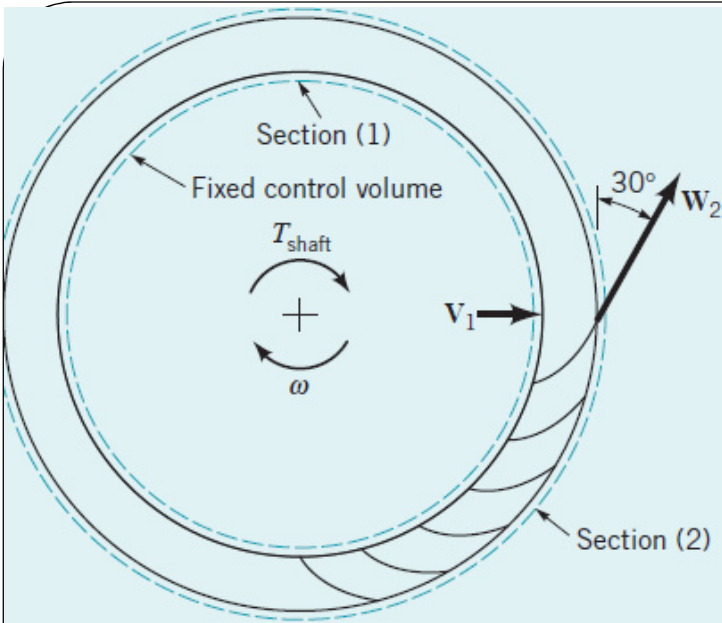
$$r\omega = U \longrightarrow \dot{W}_{\text{shaft}} = (-\dot{m}_{\text{in}})(\pm U_{\text{in}}V_{\theta\text{in}}) + \dot{m}_{\text{out}}(\pm U_{\text{out}}V_{\theta\text{out}})$$

The “+” is used for the UV_θ product when U and V_θ are in the same direction
the “-” is used when U and V_θ are in opposite directions

The shaft work per unit mass, w_{shaft}

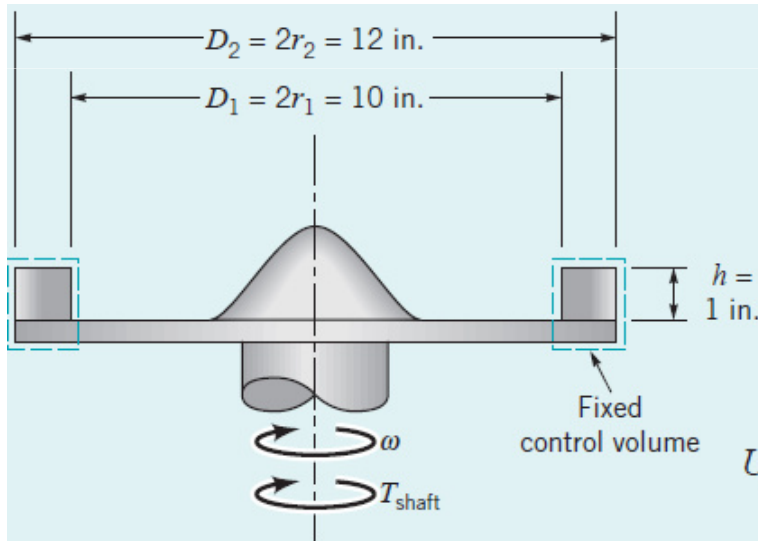
$$w_{\text{shaft}} = -(\pm U_{\text{in}}V_{\theta\text{in}}) + (\pm U_{\text{out}}V_{\theta\text{out}})$$

مثال: یک فن دمنده با قطر داخلی ۱۰ اینچ و قطر خارجی ۱۲ اینچ و ارتفاع هر پره برابر ۱ اینچ می باشد. دبی حجمی فن در شرایط دایم برابر $230 \text{ ft}^3/\text{min}$ و سرعت مطلق هوای ورودی شعاعی و برابر V_1 می باشد. در صورتی که سیال با زاویه ۳۰ درجه و مماس بر پره خارج شده و دور فن برابر 1725 rpm است. توان مورد نیاز برای این فن چند است؟



$$1 \text{ slug} = 32.174 \text{ lbm}$$

$$\rho_{\text{air}} = (2.38 \times 10^{-3} \text{ slug/ft}^3)(32.174 \text{ lbm/slug}) = 0.0766 \text{ lbm/ft}^3$$



$$\dot{W}_{\text{shaft}} = -\dot{m}_1(\pm U_1 V_{\theta 1}) + \dot{m}_2(\pm U_2 V_{\theta 2})$$

0 (V_1 is radial)

$$\dot{m} = \rho Q = \frac{(2.38 \times 10^{-3} \text{ slug/ft}^3)(230 \text{ ft}^3/\text{min})}{(60 \text{ s/min})} = 0.00912 \text{ slug/s}$$

$$\dot{m} = \frac{(0.0766 \text{ lbm/ft}^3)(230 \text{ ft}^3/\text{min})}{(60 \text{ s/min})} = 0.294 \text{ lbm/s}$$

$$U_2 = r_2 \omega = \frac{(6 \text{ in.})(1725 \text{ rpm})(2\pi \text{ rad/rev})}{(12 \text{ in./ft})(60 \text{ s/min})} = 90.3 \text{ ft/s}$$

$$\mathbf{V}_2 = \mathbf{W}_2 + \mathbf{U}_2$$

$$V_{\theta 2} = U_2 - W_2 \cos 30^\circ$$

$$W_2 \sin 30^\circ = V_{r 2}$$

$$\dot{m} = \rho A_2 V_{r 2}$$

$$A_2 = 2 \pi r_2 h$$

$$\dot{m} = \rho 2 \pi r_2 h V_{r 2}$$

$$W_2 = \frac{\dot{m}}{\rho 2 \pi r_2 h \sin 30^\circ} = \frac{\rho Q}{\rho 2 \pi r_2 h \sin 30^\circ} = \frac{Q}{2 \pi r_2 h \sin 30^\circ}$$

$$W_2 = 29.3 \text{ ft/s}$$

$$V_{\theta 2} = U_2 - W_2 \cos 30^\circ = 64.9 \text{ ft/s}$$

$$\dot{W}_{\text{shaft}} = \dot{m} U_2 V_{\theta 2} = \frac{(0.00912 \text{ slug/s})(90.3 \text{ ft/s})(64.9 \text{ ft/s})}{[1 (\text{slug} \cdot \text{ft/s}^2)/\text{lb}][550 (\text{ft} \cdot \text{lb})/(\text{hp} \cdot \text{s})]}$$

$$\dot{W}_{\text{shaft}} = \frac{(0.294 \text{ lbm/s})(90.3 \text{ ft/s})(64.9 \text{ ft/s})}{[32.174 (\text{lbm} \cdot \text{ft})/(\text{lb/s}^2)][550 (\text{ft} \cdot \text{lb})/(\text{hp} \cdot \text{s})]}$$

$$\dot{W}_{\text{shaft}} = 0.097 \text{ hp}$$

first law of thermodynamics

قانون اول ترمودینامیک - معادله انرژی

مجموع نرخ انرژی ورودی به سیستم بواسطه کار انجام شده روی سیستم + نرخ انرژی ورودی بواسطه انتقال حرارت به سیستم = تغییرات انرژی سیستم

$$\frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} e \rho d\mathcal{V} = \left(\sum \dot{Q}_{\text{in}} - \sum \dot{Q}_{\text{out}} \right)_{\text{sys}} + \left(\sum \dot{W}_{\text{in}} - \sum \dot{W}_{\text{out}} \right)_{\text{sys}} \longrightarrow \frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} e \rho d\mathcal{V} = (\dot{Q}_{\text{net in}} + \dot{W}_{\text{net in}})_{\text{sys}}$$

$$e = \check{u} + \frac{V^2}{2} + gz$$

Heat transfer and work transfer are “+” going into the system and “-” coming out.

internal energy per unit mass

$$(\dot{Q}_{\text{net in}} + \dot{W}_{\text{net in}})_{\text{sys}} = (\dot{Q}_{\text{net in}} + \dot{W}_{\text{net in}})_{\text{coincident in control volume}}$$

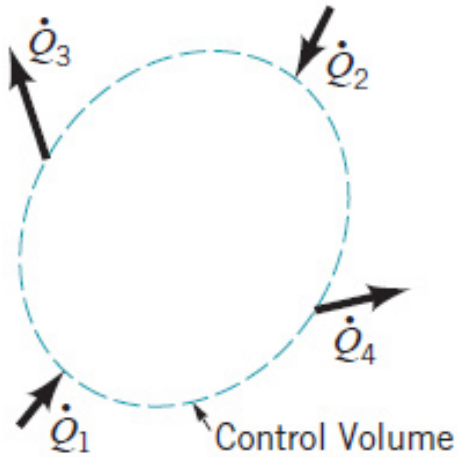
$$\frac{DB_{\text{sys}}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} \rho b d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} \rho b \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

with the parameter b set equal to $e \longrightarrow \frac{D}{Dt} \int_{\text{sys}} e \rho d\mathcal{V} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} e \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} e \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\text{cv}} e \rho d\mathcal{V} + \int_{\text{cs}} e \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = (\dot{Q}_{\text{net in}} + \dot{W}_{\text{net in}})_{\text{cv}}$$

The heat transfer rate, \dot{Q} \longrightarrow temperature difference

radiation
conduction
convection



the process is *adiabatic* $\longrightarrow \dot{Q}$, is zero

\dot{W} , also called *power*

وقتی حجم کنترل بر روی محیط کار انجام می دهد، + است
وقتی محیط بر روی حجم کنترل کار انجام می دهد، - است

$$\dot{Q}_{net\ in} = \dot{Q}_1 + \dot{Q}_2 - \dot{Q}_3 - \dot{Q}_4$$

غالباً کار حجم کنترل بر روی محیط و یا بالعکس، با استفاده از یک محور انتقال دهنده صورت می گیرد لذا:

$$\dot{W}_{shaft} = T_{shaft} \omega$$

نوعی دیگری از کار انجام شده توسط تنشهای نرمال است

$$\delta \dot{W}_{normal\ stress} = \delta \mathbf{F}_{normal\ stress} \cdot \mathbf{V}$$

the fluid normal stress, σ , $\longrightarrow \sigma = -p \longrightarrow \delta \dot{W}_{normal\ stress} = \sigma \hat{\mathbf{n}} \delta A \cdot \mathbf{V} = -p \hat{\mathbf{n}} \delta A \cdot \mathbf{V} = -p \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} \delta A$

$$\dot{W}_{normal\ stress} = \int_{cs} \sigma \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \int_{cs} -p \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

نوعی دیگری از کار انجام شده توسط تنشهای برشی است

$$\delta \dot{W}_{tangential\ stress} = \delta \mathbf{F}_{tangential\ stress} \cdot \mathbf{V}$$

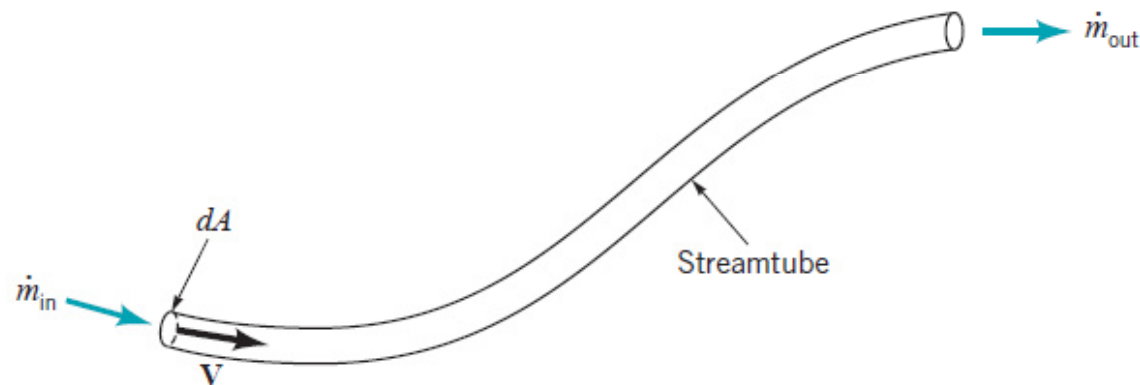
بدلیل عدم لغزش، سرعت صفر بوده و یا در صورت عمود بودن سرعت بر تنش برشی، مجدداً این ضرب صفر خواهد شد. از این رو از این عبارت صرفنظر می شود

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} e\rho dV + \int_{cs} e\rho\mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \dot{Q}_{\text{net in}} + \dot{W}_{\text{shaft net in}} - \int_{cs} p\mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA$$

energy equation:

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} e\rho dV + \int_{cs} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \rho\mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \dot{Q}_{\text{net in}} + \dot{W}_{\text{shaft net in}}$$

$$\int_{cs} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \rho\mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \sum_{\text{flow out}} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \dot{m} - \sum_{\text{flow in}} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \dot{m}$$



$$\int_{cs} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \rho\mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right)_{\text{out}} \dot{m}_{\text{out}} - \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right)_{\text{in}} \dot{m}_{\text{in}}$$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} e \rho dV + \int_{cs} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \dot{Q}_{net\ in} + \dot{W}_{shaft\ net\ in}$$

Steady=0

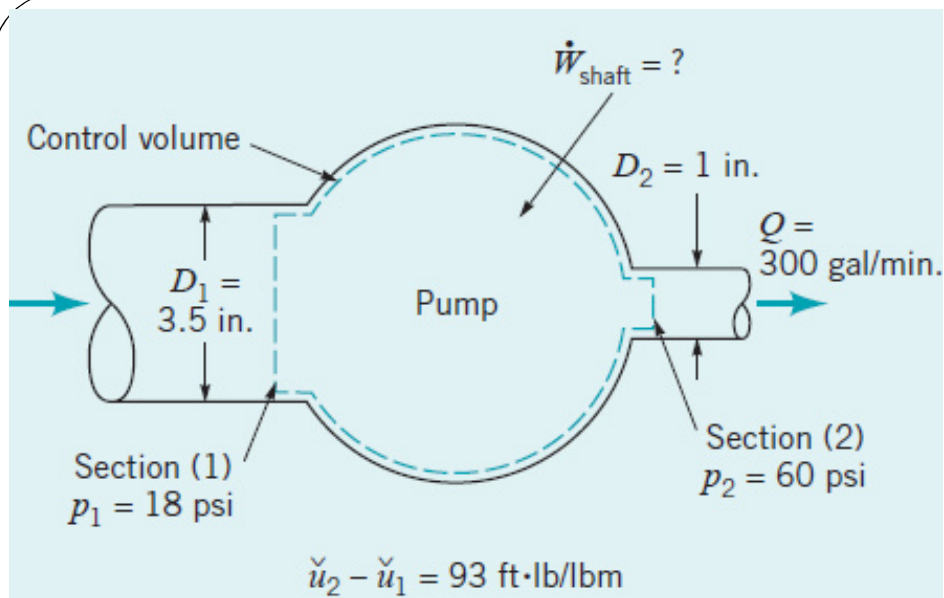
$$\int_{cs} \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right)_{out} \dot{m}_{out} - \left(\check{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right)_{in} \dot{m}_{in}$$

$$\dot{m} \left[\check{u}_{out} - \check{u}_{in} + \left(\frac{p}{\rho} \right)_{out} - \left(\frac{p}{\rho} \right)_{in} + \frac{V_{out}^2 - V_{in}^2}{2} + g(z_{out} - z_{in}) \right] = \dot{Q}_{net\ in} + \dot{W}_{shaft\ net\ in}$$

enthalpy, \check{h}
 $\check{h} = \check{u} + \frac{p}{\rho}$

$$\dot{m} \left[\check{h}_{out} - \check{h}_{in} + \frac{V_{out}^2 - V_{in}^2}{2} + g(z_{out} - z_{in}) \right] = \dot{Q}_{net\ in} + \dot{W}_{shaft\ net\ in}$$

is often used for solving compressible flow problems



مقال: یک پمپ آدیاباتیک آب را در شرایط دایم از فشار ۱۸ psia به فشار ۶۰ psia می رساند. در صورتی که دبی پمپ ۳۰۰ gal/min و تغییرات انرژی داخلی ورودی و خروجی برابر ۹۳ ft.lb/lbm باشد، توان مورد نیاز پمپ را محاسبه نمایید

$$\dot{m} \left[\overset{0 \text{ (no elevation change)}}{u_2 - u_1 + \left(\frac{p}{\rho}\right)_2 - \left(\frac{p}{\rho}\right)_1 + \frac{V_2^2 - V_1^2}{2} + g(z_2 - z_1)} \right]$$

$$= \overset{0 \text{ (adiabatic flow)}}{\dot{Q}_{\text{net in}}} + \dot{W}_{\text{shaft net in}}$$

$$\dot{m} = \rho Q = \frac{(1.94 \text{ slugs/ft}^3)(300 \text{ gal/min})(32.174 \text{ lbm/slug})}{(7.48 \text{ gal/ft}^3)(60 \text{ s/min})}$$

$$= 41.8 \text{ lbm/s}$$

$$V = \frac{Q}{A} = \frac{Q}{\pi D^2/4}$$

$$V_1 = \frac{Q}{A_1} = \frac{(300 \text{ gal/min})4(12 \text{ in./ft})^2}{(7.48 \text{ gal/ft}^3)(60 \text{ s/min})\pi(3.5 \text{ in.})^2}$$

$$= 10.0 \text{ ft/s}$$

$$V_2 = \frac{Q}{A_2} = \frac{(300 \text{ gal/min})4(12 \text{ in./ft})^2}{(7.48 \text{ gal/ft}^3)(60 \text{ s/min})\pi(1 \text{ in.})^2}$$

$$= 123 \text{ ft/s}$$

$$\dot{W}_{\text{shaft net in}} = (41.8 \text{ lbm/s}) \left[(93 \text{ ft}\cdot\text{lb/lbm}) + \frac{(60 \text{ psi})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)}{(1.94 \text{ slugs/ft}^3)(32.174 \text{ lbm/slug})} - \frac{(18 \text{ psi})(144 \text{ in.}^2/\text{ft}^2)}{(1.94 \text{ slugs/ft}^3)(32.174 \text{ lbm/slug})} + \frac{(123 \text{ ft/s})^2 - (10.0 \text{ ft/s})^2}{2[32.174 \text{ (lbm}\cdot\text{ft)/(lb}\cdot\text{s}^2)]} \right]$$

$$\times \frac{1}{[550(\text{ft}\cdot\text{lb/s)/hp}]} = 32.2 \text{ hp}$$

when shaft work is zero

$$\longrightarrow \dot{m} \left[\check{u}_{\text{out}} - \check{u}_{\text{in}} + \left(\frac{p}{\rho} \right)_{\text{out}} - \left(\frac{p}{\rho} \right)_{\text{in}} + \frac{V_{\text{out}}^2 - V_{\text{in}}^2}{2} + g(z_{\text{out}} - z_{\text{in}}) \right] = \dot{Q}_{\text{net in}}$$

the *one-dimensional, steady flow energy equation* is valid for compressible and compressible flows

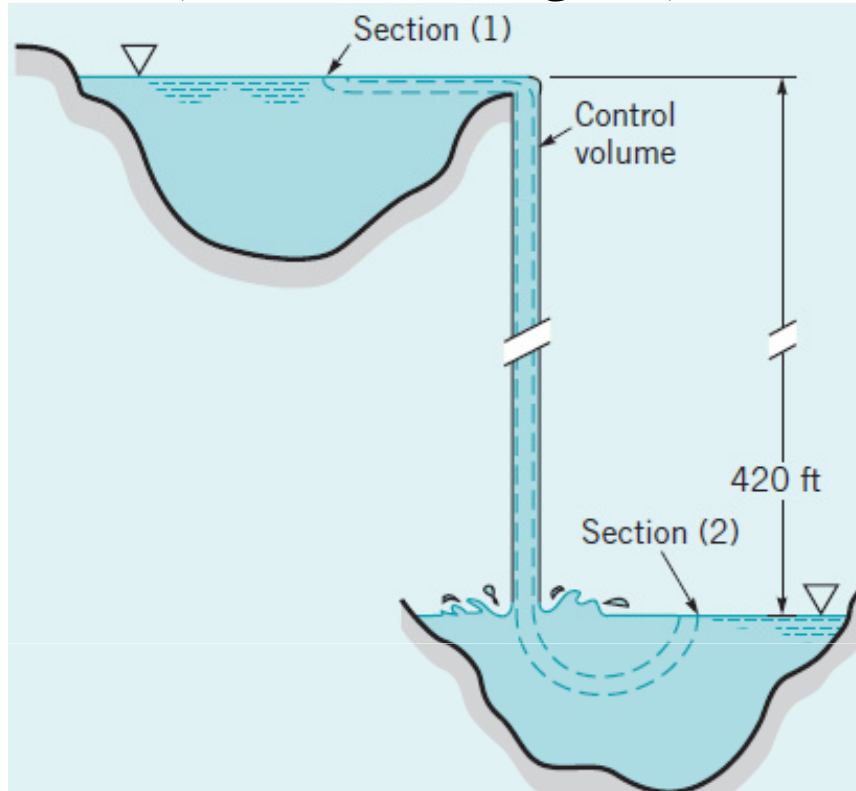
For compressible flows

one-dimensional, steady flow energy equation

$$\dot{m} \left[\check{h}_{\text{out}} - \check{h}_{\text{in}} + \frac{V_{\text{out}}^2 - V_{\text{in}}^2}{2} + g(z_{\text{out}} - z_{\text{in}}) \right] = \dot{Q}_{\text{net in}}$$



مثال: آب از آبشاری با ارتفاع ۴۲۰ فوت به پایین می آید. تغییرات دمای آب چند است؟



$$T_2 - T_1 = \frac{g(z_1 - z_2)}{\check{c}}$$

$$\check{c} = [778 \text{ ft} \cdot \text{lb}/(\text{lbm} \cdot ^\circ\text{R})]$$

$$T_2 - T_1 = 0.540 ^\circ\text{R}$$

$$\dot{m} \left[\check{u}_2 + \check{u}_1 + \left(\frac{p}{\rho} \right)_2 - \left(\frac{p}{\rho} \right)_1 + \frac{V_2^2 - V_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) \right] = \dot{Q}_{\text{net in}}$$

We assume that the flow is adiabatic $\rightarrow \dot{Q}_{\text{net in}} = 0$

incompressible and atmospheric pressure $\rightarrow \left(\frac{p}{\rho} \right)_1 = \left(\frac{p}{\rho} \right)_2$

$$V_1 = V_2 = 0$$

one-dimensional
steady
incompressible

energy equation

مقایسه بین معادله انرژی و معادله برنولی

$\dot{W}_{\text{shaft net in}}$ is zero

$$\dot{m} \left[\check{u}_{\text{out}} - \check{u}_{\text{in}} + \frac{p_{\text{out}}}{\rho} - \frac{p_{\text{in}}}{\rho} + \frac{V_{\text{out}}^2 - V_{\text{in}}^2}{2} + g(z_{\text{out}} - z_{\text{in}}) \right] = \dot{Q}_{\text{net in}}$$

تقسیم بر \dot{m} \rightarrow

$$\frac{p_{\text{out}}}{\rho} + \frac{V_{\text{out}}^2}{2} + gz_{\text{out}} = \frac{p_{\text{in}}}{\rho} + \frac{V_{\text{in}}^2}{2} + gz_{\text{in}} - (\check{u}_{\text{out}} - \check{u}_{\text{in}} - q_{\text{net in}})$$

$$q_{\text{net in}} = \frac{\dot{Q}_{\text{net in}}}{\dot{m}}$$

the Bernoulli equation

steady
incompressible
negligible viscous effects

$$p_{\text{out}} + \frac{\rho V_{\text{out}}^2}{2} + \gamma z_{\text{out}} = p_{\text{in}} + \frac{\rho V_{\text{in}}^2}{2} + \gamma z_{\text{in}}$$

$$\frac{p_{\text{out}}}{\rho} + \frac{V_{\text{out}}^2}{2} + gz_{\text{out}} = \frac{p_{\text{in}}}{\rho} + \frac{V_{\text{in}}^2}{2} + gz_{\text{in}}$$

$\check{u}_{\text{out}} - \check{u}_{\text{in}} - q_{\text{net in}} = 0 \Rightarrow$ energy equation \equiv the Bernoulli equation

(second law of thermodynamics)

$$\check{u}_{\text{out}} - \check{u}_{\text{in}} - q_{\text{net in}} > 0$$

$$\frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \quad \text{available energy}$$

$\check{u}_{\text{out}} - \check{u}_{\text{in}} - q_{\text{net in}} = \text{loss} \leftrightarrow$ because of friction

$$\frac{p_{\text{out}}}{\rho} + \frac{V_{\text{out}}^2}{2} + gz_{\text{out}} = \frac{p_{\text{in}}}{\rho} + \frac{V_{\text{in}}^2}{2} + gz_{\text{in}} - \text{loss}$$

one-dimensional
steady
incompressible

flows through pumps, blowers, fans, and turbines

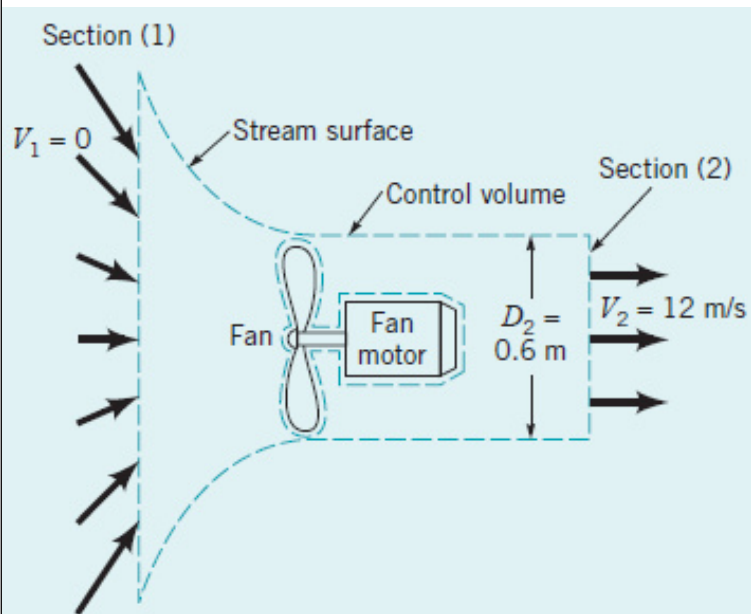
with friction and shaft work.

$$\dot{m} \left[\check{u}_{out} - \check{u}_{in} + \frac{p_{out}}{\rho} - \frac{p_{in}}{\rho} + \frac{V_{out}^2 - V_{in}^2}{2} + g(z_{out} - z_{in}) \right] = \dot{Q}_{net\ in} + \dot{W}_{shaft\ net\ in}$$

$$w_{shaft\ net\ in} = \dot{W}_{shaft\ net\ in} / \dot{m} \rightarrow \frac{p_{out}}{\rho} + \frac{V_{out}^2}{2} + gz_{out} = \frac{p_{in}}{\rho} + \frac{V_{in}^2}{2} + gz_{in} + w_{shaft\ net\ in} - (\check{u}_{out} - \check{u}_{in} - q_{net\ in})$$

$$\check{u}_{out} - \check{u}_{in} - q_{net\ in} \text{ equals the loss} \rightarrow \frac{p_{out}}{\rho} + \frac{V_{out}^2}{2} + gz_{out} = \frac{p_{in}}{\rho} + \frac{V_{in}^2}{2} + gz_{in} + w_{shaft\ net\ in} - \text{loss}$$

mechanical energy equation or the extended Bernoulli energy



مثال: یک فن محوری با توان ۰/۴ kW میتواند دبی هوا با قطر ۰/۶ متر و سرعت ۱۲m/s ایجاد نماید. چه مقدار از توان صرف ایجاد دبی سیال هوا شده است. از سرعت سیال در ورودی صرفنظر می شود.

$$w_{shaft\ net\ in} - \text{loss} = \left(\frac{p_2}{\rho} + \frac{V_2^2}{2} + gz_2 \right) - \left(\frac{p_1}{\rho} + \frac{V_1^2}{2} + gz_1 \right)$$

0 (atmospheric pressures cancel) 0 ($V_1 \approx 0$)

0 (no elevation change)

$$w_{\text{shaft net in}} - \text{loss} = \frac{V_2^2}{2} = \frac{(12 \text{ m/s})^2}{2[1(\text{kg}\cdot\text{m})/(\text{N}\cdot\text{s}^2)]}$$

$$= 72.0 \text{ N}\cdot\text{m}/\text{kg}$$

$$w_{\text{shaft net in}} = \frac{\dot{W}_{\text{shaft net in}}}{(\rho\pi D_2^2/4)V_2}$$

$$= \frac{(0.4 \text{ kW})[1000 (\text{Nm})/(\text{s}\cdot\text{kW})]}{(1.23 \text{ kg}/\text{m}^3)[(\pi)(0.6 \text{ m})^2/4](12 \text{ m/s})}$$

$$w_{\text{shaft net in}} = 95.8 \text{ N}\cdot\text{m}/\text{kg}$$

$$w_{\text{shaft net in}} = \frac{\dot{W}_{\text{shaft net in}}}{\dot{m}}$$

$$\dot{m} = \rho AV = \rho \frac{\pi D_2^2}{4} V_2$$

ρ , we use 1.23 kg/m³ (standard air)

efficiency, $\eta = \frac{w_{\text{shaft net in}} - \text{loss}}{w_{\text{shaft net in}}} \longrightarrow \eta = \frac{72.0 \text{ N}\cdot\text{m}/\text{kg}}{95.8 \text{ N}\cdot\text{m}/\text{kg}} = 0.752$

$$\rho \times \left(\frac{p_{\text{out}}}{\rho} + \frac{V_{\text{out}}^2}{2} + gz_{\text{out}} = \frac{p_{\text{in}}}{\rho} + \frac{V_{\text{in}}^2}{2} + gz_{\text{in}} + w_{\text{shaft net in}} - \text{loss} \right)$$

$$\longrightarrow p_{\text{out}} + \frac{\rho V_{\text{out}}^2}{2} + \gamma z_{\text{out}} = p_{\text{in}} + \frac{\rho V_{\text{in}}^2}{2} + \gamma z_{\text{in}} + \rho w_{\text{shaft net in}} - \rho(\text{loss}) \quad / \quad \gamma = \rho g$$

energy per unit volume

$$\frac{p_{\text{out}}}{\gamma} + \frac{V_{\text{out}}^2}{2g} + z_{\text{out}} = \frac{p_{\text{in}}}{\gamma} + \frac{V_{\text{in}}^2}{2g} + z_{\text{in}} + h_s - h_L$$

shaft work head

$$h_s = w_{\text{shaft net in}}/g = \frac{\dot{W}_{\text{shaft net in}}}{\dot{m}g} = \frac{\dot{W}_{\text{shaft net in}}}{\gamma Q}$$

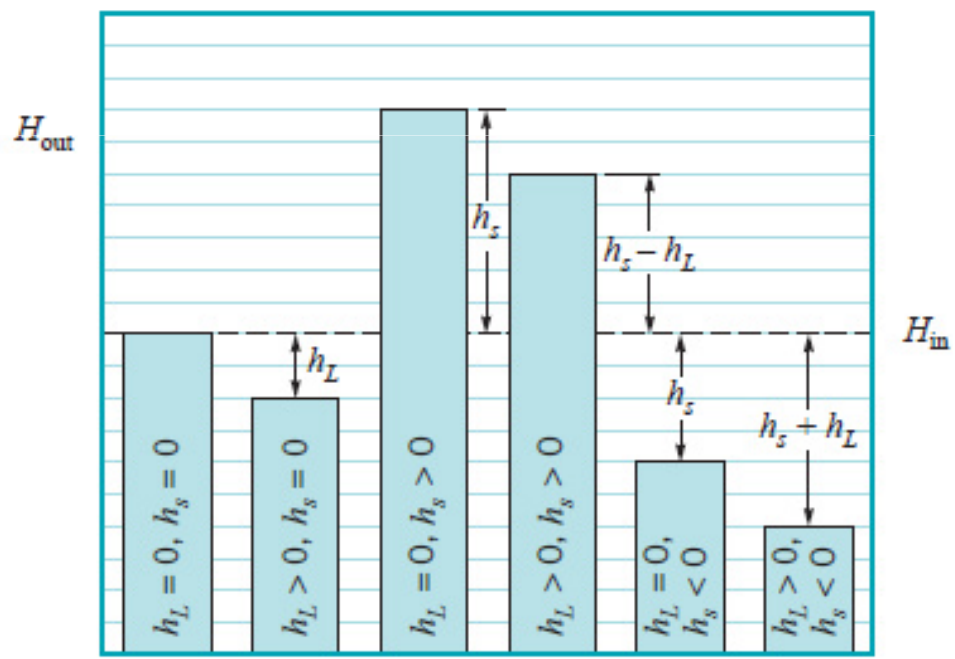
If a turbine is in the control volume, h_s is negative

For a pump in the control volume, h_s is positive

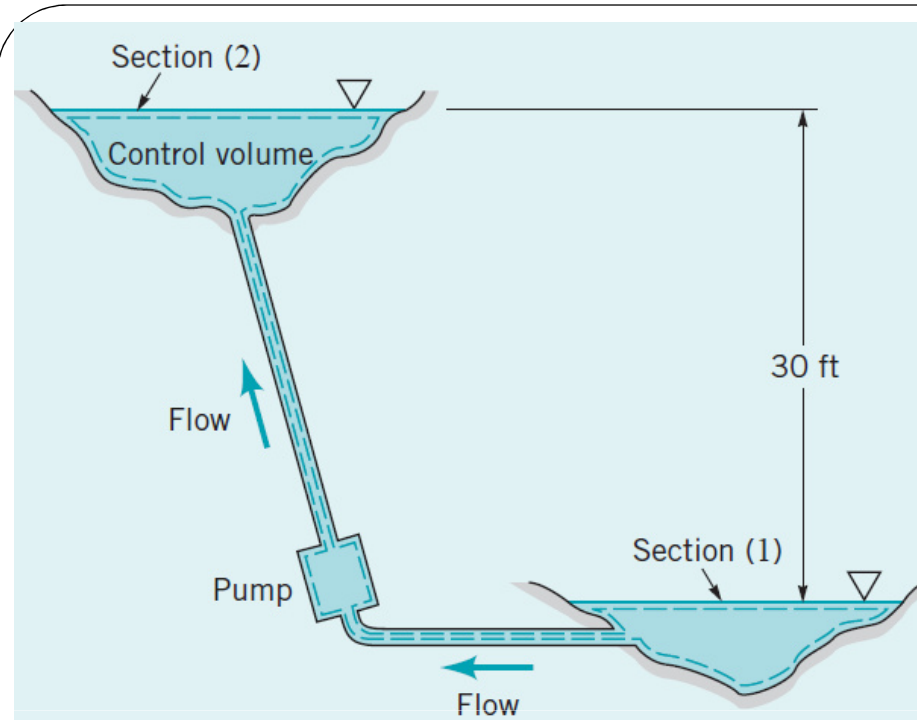
$$H = \frac{p}{\gamma} + \frac{V^2}{2g} + z$$

$$\frac{p_{out}}{\gamma} + \frac{V_{out}^2}{2g} + z_{out} = \frac{p_{in}}{\gamma} + \frac{V_{in}^2}{2g} + z_{in} + h_s - h_L$$

$$H_{out} = H_{in} + h_s - h_L$$



در شرایط ایده آل، بدون کار و انتقال حرارت میزان هد ورودی و خروجی برابر است. در صورت وجود تلفات لزجت، میزان هد خروجی از هد ورودی کمتر خواهد شد. در صورت وجود کار ناشی از اثر سیال مانند کار توربین، مقدار هد خروجی به میزان مقدار هد کار محور، از هد ورودی کم می شود. در صورت وجود تلفات این مقدار کمتر خواهد شد.



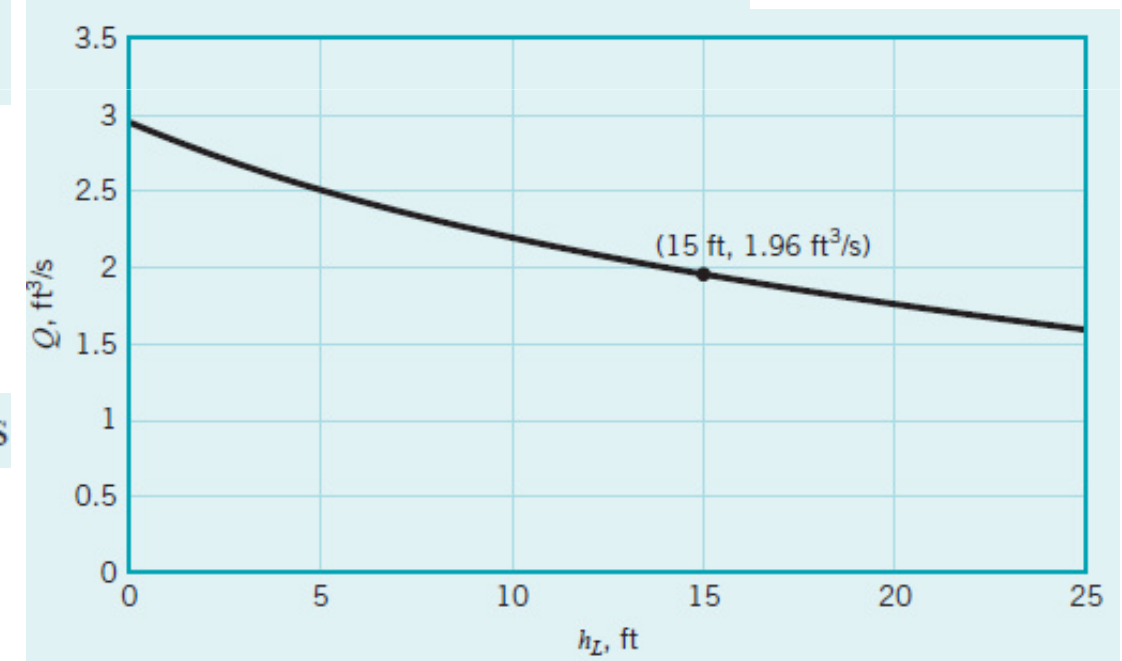
مثال: پمپ نشان داده شده در شکل ۱۰ اسب بخار به آب اضافه می نماید تا از دریاچه پایین با دریاچه بالا برود. اختلاف ارتفاع دو دریاچه ۳۰ft و هد تلفات ۱۵ft می باشد. مقدار دبی و توان تلفات را بدست آورید.

$$\frac{p_2}{\gamma} + \frac{V_2^2}{2g} + z_2 = \frac{p_1}{\gamma} + \frac{V_1^2}{2g} + z_1 + h_s - h_L$$

$$p_2 = p_1 = 0 \quad V_2 = V_1 = 0 \quad h_s = h_L + z_2 - z_1$$

$$z_2 = 30 \text{ ft}, z_1 = 0, \text{ and } h_L = 15 \text{ ft}$$

where h_s is in ft when Q is in ft^3/s .



$$\begin{aligned} h_s &= \dot{W}_{\text{shaft net in}} / \gamma Q \\ &= (10 \text{ hp})(550 \text{ ft}\cdot\text{lb/s/hp}) / (62.4 \text{ lb/ft}^3) Q \\ &= 88.1/Q \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} h_s &= h_L + z_2 - z_1 \\ 88.1/Q &= 15 \text{ ft} + 30 \text{ ft} \quad \longrightarrow \quad Q = 1.96 \text{ ft}^3/\text{s} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \dot{W}_{\text{loss}} &= \gamma Q h_L = (62.4 \text{ lb/ft}^3)(1.96 \text{ ft}^3/\text{s})(15 \text{ ft}) \\ &= 1830 \text{ ft}\cdot\text{lb/s} \quad (1 \text{ hp}/550 \text{ ft}\cdot\text{lb/s}) \\ &= 3.33 \text{ hp} \end{aligned}$$

By: M. Farhadi, Faculty of Mechanical Engineering, Babol University of Technology

معادله انرژی برای جریان غیر یکنواخت

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{cv} \rho e dV + \int_{cs} \left(\dot{u} + \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2} + gz \right) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \dot{Q}_{net\ in} + \dot{W}_{shaft\ net\ in}$$

$$\int_{cs} \frac{V^2}{2} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \quad \int_{cs} \frac{V^2}{2} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA = \dot{m} \left(\frac{\alpha_{out} \bar{V}_{out}^2}{2} - \frac{\alpha_{in} \bar{V}_{in}^2}{2} \right)$$

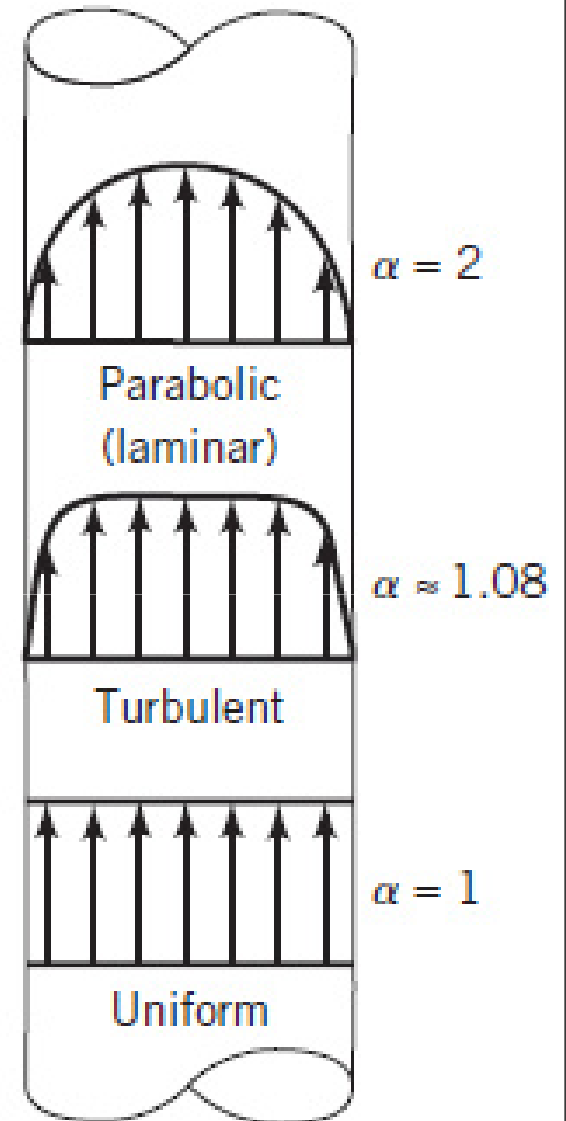
α is the *kinetic energy coefficient* \bar{V} is the average velocity

$$\frac{\dot{m} \alpha \bar{V}^2}{2} = \int_A \frac{V^2}{2} \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA \quad \longrightarrow \quad \alpha = \frac{\int_A (V^2/2) \rho \mathbf{V} \cdot \hat{\mathbf{n}} dA}{\dot{m} \bar{V}^2 / 2}$$

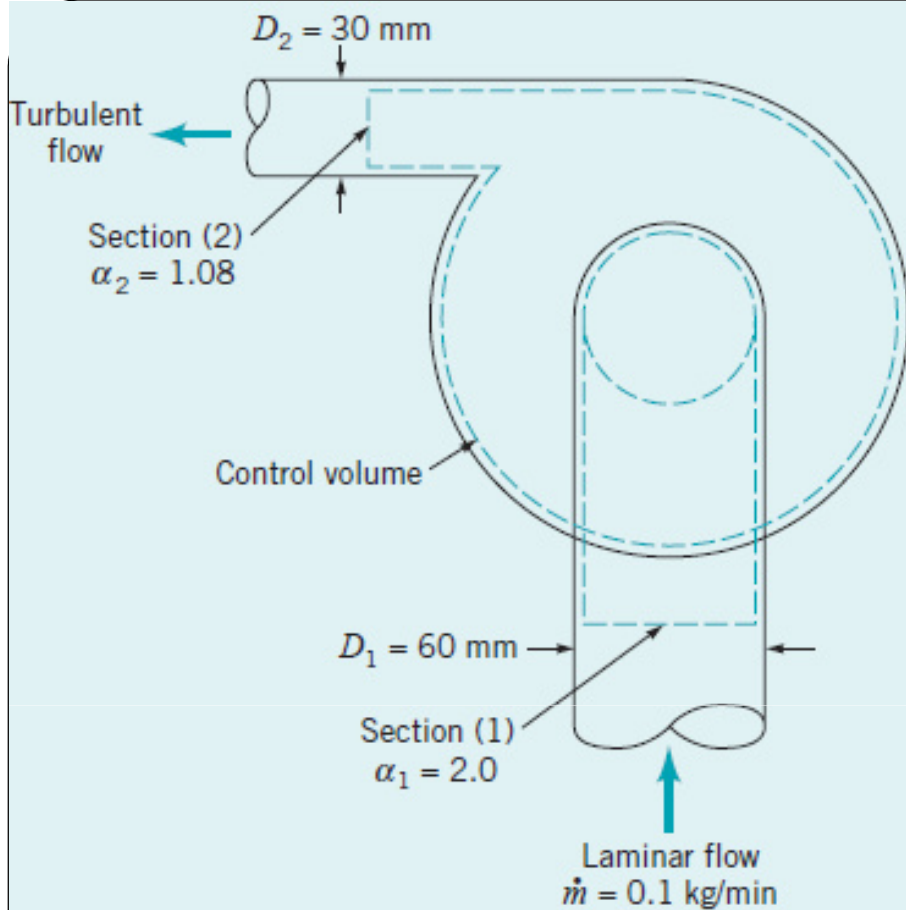
$$\frac{p_{out}}{\rho} + \frac{\alpha_{out} \bar{V}_{out}^2}{2} + gz_{out} = \frac{p_{in}}{\rho} + \frac{\alpha_{in} \bar{V}_{in}^2}{2} + gz_{in} + w_{shaft\ net\ in} - loss$$

$$p_{out} + \frac{\rho \alpha_{out} \bar{V}_{out}^2}{2} + \gamma z_{out} = p_{in} + \frac{\rho \alpha_{in} \bar{V}_{in}^2}{2} + \gamma z_{in} + \rho w_{shaft\ net\ in} - \rho(loss)$$

$$\frac{p_{out}}{\gamma} + \frac{\alpha_{out} \bar{V}_{out}^2}{2g} + z_{out} = \frac{p_{in}}{\gamma} + \frac{\alpha_{in} \bar{V}_{in}^2}{2g} + z_{in} + \frac{w_{shaft\ net\ in}}{g} - h_L$$



مثال: برای یک فن کوچک هوا با دبی 0.1 kg/min با جریان آرام وارد شده و با جریان درهم از فن خارج می شود. افزایش فشار فن برابر با 0.1 kPa و توان موتور فن برابر 0.14 W می باشد. مقدار تلفات را برای شرایط واقعی و شرایطی که پروفیل سرعت یکنواخت باشد، مقایسه نمایید.



0 (change in gz is negligible)

$$\frac{p_2}{\rho} + \frac{\alpha_2 \bar{V}_2^2}{2} + \cancel{gz_2} = \frac{p_1}{\rho} + \frac{\alpha_1 \bar{V}_1^2}{2} + \cancel{gz_1} - \text{loss} + w_{\text{shaft net in}}$$

$$\text{loss} = w_{\text{shaft net in}} - \left(\frac{p_2 - p_1}{\rho} \right) + \frac{\alpha_1 \bar{V}_1^2}{2} - \frac{\alpha_2 \bar{V}_2^2}{2}$$

$$w_{\text{shaft net in}} = \frac{\text{power to fan motor}}{\dot{m}}$$

$$w_{\text{shaft net in}} = \frac{(0.14 \text{ W})[(1 \text{ N} \cdot \text{m/s})/\text{W}]}{0.1 \text{ kg/min}} (60 \text{ s/min}) = 84.0 \text{ N} \cdot \text{m/kg}$$

$$\bar{V}_1 = \frac{\dot{m}}{\rho A_1} = \frac{\dot{m}}{\rho (\pi D_1^2 / 4)} = \frac{(0.1 \text{ kg/min}) (1 \text{ min}/60 \text{ s}) (1000 \text{ mm/m})^2}{(1.23 \text{ kg/m}^3) [\pi (60 \text{ mm})^2 / 4]} = 0.479 \text{ m/s}$$

uniform velocity profiles ($\alpha_1 = \alpha_2 = 1.0$)

$$\bar{V}_2 = \frac{(0.1 \text{ kg/min}) (1 \text{ min}/60 \text{ s}) (1000 \text{ mm/m})^2}{(1.23 \text{ kg/m}^3) [\pi (30 \text{ mm})^2 / 4]} = 1.92 \text{ m/s}$$

$$\text{loss} = w_{\text{shaft net in}} - \left(\frac{p_2 - p_1}{\rho} \right) + \frac{\bar{V}_1^2}{2} - \frac{\bar{V}_2^2}{2}$$

$$\text{loss} = 84.0 \frac{\text{N} \cdot \text{m}}{\text{kg}} - \frac{(0.1 \text{ kPa})(1000 \text{ Pa/kPa})(1 \text{ N/m}^2/\text{Pa})}{1.23 \text{ kg/m}^3} \\ + \frac{(0.479 \text{ m/s})^2}{2[1 (\text{kg} \cdot \text{m})/(\text{N} \cdot \text{s}^2)]} - \frac{(1.92 \text{ m/s})^2}{2[1 (\text{kg} \cdot \text{m})/(\text{N} \cdot \text{s}^2)]}$$

$$\text{loss} = 84.0 \text{ N} \cdot \text{m/kg} - 81.3 \text{ N} \cdot \text{m/kg} \\ + 0.115 \text{ N} \cdot \text{m/kg} - 1.84 \text{ N} \cdot \text{m/kg} \\ = 0.975 \text{ N} \cdot \text{m/kg}$$

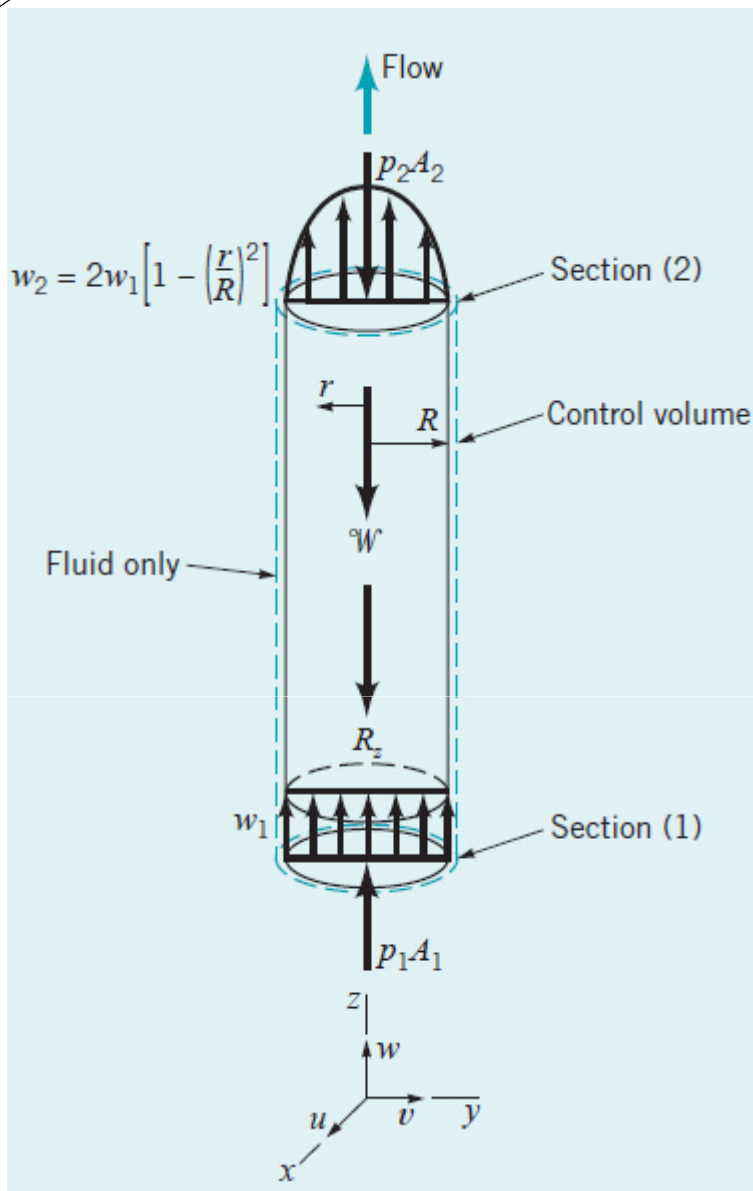
actual velocity profiles ($\alpha_1 = 2$, $\alpha_2 = 1.08$)

$$\text{loss} = w_{\text{shaft net in}} - \left(\frac{p_2 - p_1}{\rho} \right) + \alpha_1 \frac{\bar{V}_1^2}{2} - \alpha_2 \frac{\bar{V}_2^2}{2}$$

$$\text{loss} = 84 \text{ N} \cdot \text{m/kg} - \frac{(0.1 \text{ kPa})(1000 \text{ Pa/kPa})(1 \text{ N/m}^2/\text{Pa})}{1.23 \text{ kg/m}^3} \\ + \frac{2(0.479 \text{ m/s})^2}{2[1 (\text{kg} \cdot \text{m})/(\text{N} \cdot \text{s}^2)]} - \frac{1.08(1.92 \text{ m/s})^2}{2[1 (\text{kg} \cdot \text{m})/(\text{N} \cdot \text{s}^2)]}$$

$$\text{loss} = 84.0 \text{ N} \cdot \text{m/kg} - 81.3 \text{ N} \cdot \text{m/kg} \\ + 0.230 \text{ N} \cdot \text{m/kg} - 1.99 \text{ N} \cdot \text{m/kg} \\ = 0.940 \text{ N} \cdot \text{m/kg}$$

مثال: برای شکل مقابل مقدار افت فشار را بدست آورید.



0 (no shaft work)

$$\frac{p_2}{\rho} + \frac{\alpha_2 \bar{w}_2^2}{2} + gz_2 = \frac{p_1}{\rho} + \frac{\alpha_1 \bar{w}_1^2}{2} + gz_1 - \text{loss} + w_{\text{shaft net in}}$$

$$p_1 - p_2 = \rho \left[\frac{\alpha_2 \bar{w}_2^2}{2} - \frac{\alpha_1 \bar{w}_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) + \text{loss} \right]$$

α_1 , is equal to 1.0

$$\alpha_2 = \frac{\int_{A_2} \rho w_2^3 dA_2}{\dot{m} \bar{w}_2^2}$$

$$\alpha_2 = \frac{\rho \int_0^R (2w_1)^3 [1 - (r/R)^2]^3 2\pi r dr}{(\rho A_2 \bar{w}_2) \bar{w}_2^2}$$

$$A_1 = A_2 \rightarrow w_1 = \bar{w}_2$$

$$\alpha_2 = \frac{\rho 8 \bar{w}_2^3 2\pi \int_0^R [1 - (r/R)^2]^3 r dr}{\rho \pi R^2 \bar{w}_2^3}$$

$$\alpha_2 = \frac{16}{R^2} \int_0^R [1 - 3(r/R)^2 + 3(r/R)^4 - (r/R)^6] r dr = 2$$

$$p_1 - p_2 = \rho \left[\frac{2.0 \bar{w}_2^2}{2} - \frac{1.0 \bar{w}_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) + \text{loss} \right]$$

$$\bar{w}_2 = \bar{w}_1 = \bar{w}$$



$$p_1 - p_2 = \frac{\rho \bar{w}^2}{2} + \rho g(z_2 - z_1) + \rho(\text{loss})$$

$$\rho g(z_2 - z_1) = \frac{W}{A}$$

$$p_1 - p_2 = \frac{\rho \bar{w}^2}{2} + \frac{W}{A} + \rho(\text{loss})$$

Viscous loss

hydrostatic pressure effect

در مثال اسلاید ۱۹ این مساله حل شده که نتیجه برای افت فشار برابر با:

$$p_1 - p_2 = \frac{\rho w_1^2}{3} + \frac{R_z}{A_1} + \frac{W}{A_1}$$

The change in kinetic energy between sections (1) and (2)

$$\frac{\rho \bar{w}^2}{2} + \frac{W}{A} + \rho(\text{loss}) = \frac{\rho \bar{w}^2}{3} + \frac{R_z}{A} + \frac{W}{A}$$



$$\text{loss} = \frac{R_z}{\rho A} - \frac{\bar{w}^2}{6}$$

سایر قسمت‌ها بصورت آزاد مطالعه شود