

به نام خدا

مکانیک سیالات

طاهره کاظمی

دینامیک سیالات- تئوری اندازه حرکت

تئوری اندازه حرکت:

ساده ترین تعریف اندازه حرکت، حاصل ضرب جرم در سرعت.

یعنی اگر جسمی به جرم M با سرعت ثابت V در حال حرکت باشد، در آن صورت دارای اندازه حرکت MV خواهد شد. قانون دوم نیوتن را بر اساس

$$\vec{F} = M\vec{a} = M\left(\frac{\Delta \vec{V}}{t}\right) = \frac{M(\vec{V}_2 - \vec{V}_1)}{t}$$

اندازه حرکت داریم:

عبارت بالا یعنی: برآیند نیروهای خارجی وارد بر جسمی به جرم M ، برابر است با تغییرات اندازه حرکت آن در واحد زمان.
برای به کار بردن اندازه حرکت در دینامیک سیالات، یک حجم کنترل را مانند شکل در قسمتی از لوله جریان در نظر میگیریم؛
سپس فرض می کنیم در یک لحظه مشخص، جرم M داخل حجم کنترل باشد و پس از طی زمان t از حجم کنترل خارج شود.
برآیند نیروهای وارد بر این جرم (یا همان جرم کنترل) که باعث خروج کامل جرم از حجم کنترل شده برابر است با:

$$\vec{F} = \frac{M(\vec{V}_2 - \vec{V}_1)}{t} = \frac{M}{t} (\vec{V}_2 - \vec{V}_1)$$

که در رابطه بالا $\frac{M}{t}$ دبی حجمی (\dot{m}) می باشد.

$$\vec{F} = \dot{m} (\vec{V}_2 - \vec{V}_1)$$

حال اگر $\rho = \text{const}$ باشد و دبی حجمی (Q) نیز ثابت باشد داریم:

$$\vec{F} = \rho Q (\vec{V}_2 - \vec{V}_1)$$

این رابطه، معادله اندازه حرکت (مومنتوم) خطی سیال نامیده می شود که مفهوم آن بیانگر تئوری اندازه حرکت (مومنتوم) است.

در این معادله F (یا همان \sum)، برآیند نیروهای خارجی وارد بر سیال در حجم کنترل است که مثل V_1 و V_2 کمیتی برداری بوده و ترکیبی از نیروهای زیر است:

۱- نیروی وزن (W) که یک نیروی حجمی است و بر حجم کنترل وارد می شود.

۲- نیروی فشار هیدرولاستاتیک (F_p) که یک نیروی سطحی بوده و شامل اثرات فشارهای P_1 و P_2 در ورودی و خروجی حجم کنترل است. به عبارت دیگر این نیرو بر قسمتی از سطح کنترل وارد می شود که محل عبور و مرور جریان است. اگر مقاطع ورودی و خروجی حجم کنترل را عمود بر جریان در نظر گرفته و مساحت آنها را با A_1 و A_2 نشان دهیم، در آن صورت اندازه نیروی فشاری در ورودی و خروجی حجم کنترل به ترتیب برابر P_1A_1 و P_2A_2 خواهد بود که در راستای عمود بر سطح و به طرف داخل آن، وارد می شوند.

۳- نیروی اندرکنش سیال و جداره (S) که یک نیروی سطحی بوده و بر قسمتی از سطح کنترل که در مجاورت جسم جامد است، وارد می شود. این نیرو ناشی از اثرات توزیع تنش های قائم P_W و تنش های برشی T_W می باشد و برآیند نیروهایی که این تنش ها ایجاد می کنند (S)، از جداره به سیال موجود در حجم کنترل وارد می شود.

نکته: فرم کلی معادله مومنتوم خطی را می‌توان با استفاده از قانون دوم نیوتن و بکارگیری معادله انتقال رینولدز به صورت زیر به دست آورد:

الف: قانون دوم نیوتن

$$\sum \vec{F} = m\vec{a} = m \frac{d\vec{V}}{dt} = \frac{d}{dt}(m\vec{V})$$

ب: معادله انتقال رینولدز

$$\frac{\partial V}{\partial t} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{CV} \eta \rho dV + \int_{CS} \eta \rho V \cdot dA$$

در نهایت معادله انتقال رینولدز به صورت زیر می‌شود:

$$\sum \vec{F} = \frac{\partial}{\partial t} \int_{CV} \vec{V} \rho dV + \int_{CS} \vec{V} \rho V \cdot dA$$

رابطه بالا فرم کلی معادله مومنتوم خطی است. و بیان می‌کند که برآیند نیروهای خارجی وارد بر حجم کنترل برابر با نرخ افزایش مومنت در داخل حجم کنترل، به علاوه نرخ خالص خروج مومنتوم از حجم کنترل است. در این حالت $\sum F_{SYS} = \sum F_{CV}$ است زیرا در لحظه t حجم کنترل و سیستم بر هم منطبق اند و نیروی برآیند F ، سیستم را از حجم کنترل بیرون می‌کند.

اگر جریان دائمی باشد، در آن صورت داریم:

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{CV} \vec{V} \rho dV = 0 \quad \longrightarrow \quad \sum \vec{F} = \int_{CS} \vec{V} \rho V \cdot dA$$

يعني در اين حالت برآيند نیروهای خارجی وارد بر حجم کنترل برابر است با نرخ خالص خروج مومنت از سطح کنترل

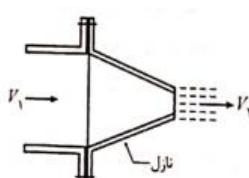
اگر جریان یک بعدی و سرعت بر حسب مقدار متوسط (V) باشد، در این صورت داریم:

$$\sum \vec{F} = (\sum \vec{V} \rho Q)_{out} - (\sum \vec{V} \rho Q)_{in} \quad \text{با} \quad \sum \vec{F} = (\sum \rho Q \vec{V})_{out} - (\sum \rho Q \vec{V})_{in}$$

با به کارگیری رابطه بالا برای یک لوله جریان مانند شکل داریم:

$$\sum F = \rho_2 Q_2 V_2 - \rho_1 Q_1 V_1 \xrightarrow[\rho_1 Q_1 = \rho_2 Q_2 = \dot{m}]{\text{جریان دائمی}} \sum F = \dot{m} (V_2 - V_1)$$

نکته: از آنجایی که سرعت یک کمیت بردازی است، بایستی اندازه و جهت آن در به کارگیری معادله مومنتوم لحاظ شود. یعنی تغییر در اندازه سرعت یا جهت آن و یا ترکیبی از این دو، می‌تواند سبب ایجاد نیروی خارجی بر سیال شود.

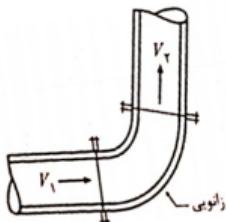


الف) تغییر در اندازه سرعت:

یک مثال عملی از این حالت، لوله مستقیمی که در امتداد محور خود توسط یک نازل با کاهش قطر (کم شدن مساحت) مواجه شده است. در این حالت با کاهش مساحت مقطع، سرعت جریان در لوله افزایش می‌یابد ولی جهت آن تغییر نمی‌کند.

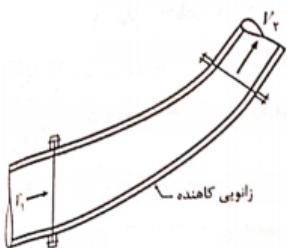
ب) تغییر در جهت سرعت:

یک مثال عملی از این حالت، لوله ای با قطر ثابت می باشد که توسط یک زانویی (خم) تحت زاویه مشخصی خم شده است. این خم شدگی سبب می شود تا جهت سرعت جريان در لوله تغییر کند ولی به علت ثابت بودن قطر و مساحت لوله، اندازه سرعت ثابت است.

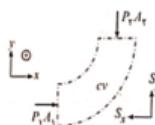


ج) تغییر در اندازه و جهت سرعت:

این حالت ترکیبی از دو وضعیت قبلی است که تغییر سطح مقطع و خم شدگی در لوله، هم زمان وجود دارند. زانویی (خم) کاهنده مثالی عملی برای این حالت است.



مثال ۱: آب با دبی 150 lit/s در یک لوله به قطر 20 سانتی متر جريان دارد. یک زانویی افقی 90° درجه در لوله وجود دارد و فشار در ورودی زانویی 200 kpa می باشد. مولفه های نیروی لازم برای نگه داشتن زانویی را در امتداد سرعت ورودی و در امتداد عمود بر آن به دست آورید. از تلفات صرف نظر کنید.



حجم کنترل را مطابق شکل در نظر می گیریم. در این حالت توجه داریم که نیروی وزن به علت عمود بودن بر صفحه سرعت ها، در حجم کنترل و معادله مومنتوم وارد نمی شود.

$$V_1 = V_2 = \frac{Q}{A} = \frac{150 \times 10^{-3}}{\left(\frac{\pi \times 10^3}{4}\right)} = 5 \text{ m/s}$$

$$z_1 = z_2, V_1 = V_2, dH_{(1-2)} = 0 \quad \xrightarrow[\text{طبق معادله}]{} P_1 = P_2 = 100 \text{ kPa}$$

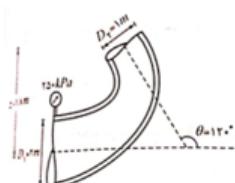
با نوشتن معادله مومنتوم برای سیال موجود در حجم کنترل خواهیم داشت:

$$\sum \vec{F} = \rho Q (\vec{V}_2 - \vec{V}_1) \Rightarrow \begin{cases} \sum F_x = PA - S_x = \rho Q (V_{x_2} - V_{x_1}) \\ \sum F_y = -PA + S_y = \rho Q (V_{y_2} - V_{y_1}) \end{cases}$$

$$20 \times 10^3 \left(\frac{\pi \times 0.2^2}{4} \right) - S_x = (1000)(0.15)(0 - 5) \quad S_x = 6750 \text{ N} \quad \text{به سمت چپ}$$

$$-20 \times 10^3 \left(\frac{\pi \times 0.2^2}{4} \right) + S_y = (1000)(0.15)(5 - 0) \quad S_y = 6750 \text{ N} \quad \text{به سمت بالا}$$

نیروی لازم برای ثابت نگه داشتن زانویی بایستی مساوی و خلاف جهت نیروی وارد از جانب سیال به زانویی (یعنی نیروی عکس العمل R) باشد. به عبارت دیگر، این نیرو بایستی مساوی و هم جهت با نیروی وارد از طرف زانویی به سیال (یعنی نیروی اندرکنش S) باشد.



مثال ۲: یک زانویی کاهنده مطابق شکل در صفحه قائم قرار دارد. دبی آب عبوری از زانویی برابر $12 \text{ m}^2/\text{s}$ و وزن سیال درون آن 55.8 KN است. بردار نیروی وارد بر زانویی را به دست آورید. تلفات زانویی به صورت $0.25 \frac{V_2^2}{2g}$ بیان می شود.

در زانویی کاهنده، جهت جریان از مقطع با قطر بیشتر به سمت مقطع با قطر کمتر است. با انتخاب درون زانویی به عنوان حجم کنترل، خواهیم داشت:
ابتدا سرعت های ورودی و خروجی در حجم کنترل را به دست می آوریم:

$$v_1 = \frac{Q}{A_1} = \frac{12}{\pi \times \frac{2^2}{4}} = 4 \text{ M/S} \quad \xrightarrow[\text{معادله پیوستی}]{\text{معادله}} \quad V_r = V_1 \left(\frac{D_1}{D_r} \right)^r = 4 \times \left(\frac{1}{1} \right)^r = 4 \text{ m/s}$$

سپس برای تعیین فشار خروجی، معادله برنولی را برای جریان در زانویی می نویسیم:

$$\frac{P_1}{\gamma} + \frac{V_1^2}{2g} + Z_1 = \frac{P_2}{\gamma} + \frac{V_2^2}{2g} + Z_2 + \Delta H_{(1-2)}$$

$$\frac{250}{10} + \frac{4^2}{20} + 0 = \frac{P_2}{10} + \frac{16^2}{20} + 1.8 + 0.25 \left(\frac{16^2}{2 \times 10} \right) \quad \longrightarrow \quad P_2 = 80 \text{ kpa}$$

$$\sum \vec{F} = \rho Q (\vec{V_2} - \vec{V_1}) \quad \text{حال با نوشتن معادله مومنتم در حجم کنترل خواهیم داشت:}$$

الف) در راستای x :

$$\sum \vec{F} = \rho Q (\vec{V_{x2}} - \vec{V_{x1}}) = P_1 A_1 + P_2 A_2 \cos 60 - S_x = \rho Q (-V_2 \cos 60 - V_1)$$

$$(250 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 2^2}{4} \right) + (80 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 1^2}{4} \right) \cos 60 - S_x = 1000(12)(-16 \cos 60 - 4)$$

$$S_x = 924 \times 10^3 \ N = 924 \ KN$$

ب) در راستای z :

$$\sum \vec{F} = \rho Q (\vec{V_{z2}} - \vec{V_{z1}}) = S_z - W - P_2 A_2 \sin 60 = \rho Q (-V_2 \sin 60 - 0)$$

$$S_z - (55.8 \times 10^3) - (80 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 1^2}{4} \right) \sin 60 = 1000(12)(16 \times \sin 60 - 0)$$

$$S_z = 270 \times 10^3 \ N = 270 \ KN \quad \longrightarrow \quad \vec{S} = -924\hat{i} + 270\hat{j}$$

نیروی وارد بر زانویی (R) مساوی و خلاف جهت نیروی وارد بر سیال است، بنابراین داریم:

$$\vec{R} = -\vec{S} = 924\hat{i} + 270\hat{j}$$

نکته: برای به کارگیری معادله مومنتم و حل مسائل مربوط به آن، بهتر است به موارد زیر توجه شود:

- ۱- اگر جریان در مجاورت هوای آزاد باشد (اتمسفریک باشد)، فشار نسبی برابر صفر خواهد بود و در مقطع مورد منظر نیروی فشاری نخواهیم داشت ($P_A = 0$).

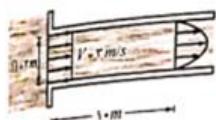
۲- چون بردار برآیند نیروها (\vec{F}) با بردار تفاضل سرعت ها ($\vec{V_{out}} - \vec{V_{in}}$) هم راستا می باشد، بنابراین در صورت هم صفحه بودن بردار تفاضل سرعت ها، هرنیرویی که عمود بر صفحه سرعت ها باشد در تامین (\vec{F}) مشارکت نخواهد داشت. از این رو نیروی مذکور در معادله مومنتم وارد نخواهد شد، به عنوان مثال در یک لوله که در صفحه افق قرار دارد، نیروی وزن در معادله مومنتم وارد شود.

۳- در حل مسائل مومنتم ممکن است نیاز باشد تا هر سه معادله پیوستگی، برنولی و مومنتم را به ترتیب به کار ببریم، با استفاده از معادله پیوستگی سرعت مجھول ، معلوم خواهد شد. سپس با به کارگیری معادله برنولی، فشار مجھول را پیدا کرده و در آخر نیز با معادله مومنتم، نیروی اندرکنش S را محاسبه می کنیم.

نکته: همانطور که مشاهده شد در به کارگیری معادله مومنتم نیز مانند در معادله برنولی، جریان را یک بعدی در نظر گرفتیم، یعنی فرض کردیم که سرعت جریان در هر مقطع برابر سرعت متوسط آن مقطع است. حال آن که در عمل، جریان کاملا یک بعدی نیست و توزیع سرعت غیریکنواخت می باشد. بنابراین در این حالت نیز مانند معادله برنولی که ضریب تصحیح انرژی جنبشی را برای تطبیق با حالت واقعی به کار گرفتیم، از ضریبی به نام ضریب تصحیح اندازه حرکت استفاده می کنیم. مقدار این ضریب که آن را با β نشان می دهند، از معادله زیر قابل محاسبه است:

$$\beta = \frac{1}{A} \int_A \left(\frac{u}{v} \right)^2 dA$$

در رابطه بالا، β : پروفیل توزیع سرعت (غیریکنواخت) در مقطع جریان، V : سرعت متوسط در مقطع جریان و A : مساحت مقطع جریان.



مثال ۳: آب با جرم مخصوص 1000 kg/m^3 و سرعت یکنواخت 6 m/s مطابق شکل وارد لوله ای به قطر 2 متر می شود و پس از طی مسافت 10 متر , توزیع سرعت شکل سهمیگون با معادله $u = 6(1 - \frac{r^2}{R^2})$ به خود می گیرد. اگر افت فشار جریان در این فاصله برابر 23 kPa باشد، نیروی اصطکاک وارد بر لوله در این طول چقدر است؟ پروفیل سرعت در مقطع دوم سهمیگون بوده و مربوط به جریان آرام است، بنابراین داریم:

$$\begin{aligned} u_{max} &= \sqrt{g} \left(1 - \frac{r^2}{R^2}\right) = \sqrt{g} \left(1 - \frac{r^2}{\frac{l^2}{4}}\right) \Rightarrow u_{max} = \sqrt{g} \text{ m/s} \quad , \quad R = 1 \text{ m} \\ r &= \frac{1}{\beta} u_{max} = \frac{\sqrt{g}}{\beta} = 2 \text{ m/s} \\ \beta &= \frac{4}{3} \end{aligned}$$

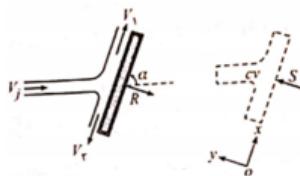
چون توزیع سرعت در مقطع دوم یکنواخت نیست، بنابراین به هنگام استفاده از معادله مومنتوم بایستی ضریب β را در سرعت متوسط این مقطع ضرب کرد:

$$\begin{aligned} F &= p_1 A_1 - S - P_\gamma A_\gamma = \rho Q (\beta \rho V_\gamma - V_1) \Rightarrow S = \Delta PA - \beta \rho Q V_\gamma + \rho Q V_1 \\ &\beta = \frac{(4 \times 1 \times 2)}{(\pi \times 1^2)} = \frac{8}{\pi} = 2.51 \quad (\pi \times 1^2) = 3.14 \quad (1000) \times (3.14 \times 2)^2 = 39.4 \text{ N/m}^2 = 39.4 \text{ kN/m}^2 \\ &\Rightarrow f_f = R = S = 39.4 \text{ kN} \end{aligned}$$

جت مایع:

علاوه بر جریان پرسشار در لوله ها، نوع دیگری از جریان نیز وجود دارد که در تماس کامل با اتمسفر است، بدون آن که با هوا مخلوط گردد. این نوع جریان پرسرعت مایع "جت مایع" و یا به اختصار "جت" نامیده می شود. در بررسی جت مایع علاوه بر فرضیات مربوط به دائمی و یک بعدی بودن جریان، دو فرض دیگر را نیز در نظر می گیریم، یکی اینکه جریان بدون اصطکاک (غیرلزج) است و دیگر آنکه از اثر نیروی وزن جت صرف نظر می شود. در ضمن توجه داریم که در جت مایع به علت مجاورت جریان با هوا، فشار نسبی صفر خواهد بود.

الف) نیروی وارد بر صفحات تخت



شکل مقابل یک جت مایع افقی و یک صفحه تخت را که با افق زاویه α می سازد، نشان می دهد. جت که مقطع آن را دایره در نظر می گیریم، پس از برخورد به صفحه تخت منشعب می شود. در این حالت با در نظر گرفتن حجم کنترل در محل انشعاب خواهیم داشت:

چون فشار نسبی در کلیه مقاطع صفر بوده و از نیروی وزن جت نیز صرف نظر می شود، بنابراین برآیند نیروهای خارجی وارد بر سیال (مایع) تنها شامل نیروی S است. از طرفی چون جریان بدون اصطکاک است، می توان نتیجه گرفت که نیروی S فقط ناشی از تنش های قائمی است که از جداره به مایع وارد می شوند، پس با توجه به تخت بودن صفحه، راستای نیروی S عمود بر صفحه خواهد بود. حال با نوشتن معادله مومنتوم در راستای y (عمود بر صفحه) خواهیم داشت:

$$\sum F_y = (\sum \rho Q V_y)_{out} - (\sum \rho Q V_y)_{in} \longrightarrow S = -(-\rho Q_j V_j \sin \alpha) = \rho Q_j V_j \sin \alpha$$

نیروی وارد بر صفحه (R) مساوی و خلاف جهت S است، بنابراین می نویسیم:

$$R = \rho Q_j V_j \sin \alpha = \rho A_j V_j^\tau \sin \alpha = \rho \left(\frac{Q_j}{A_j} \right) \sin \alpha$$

که در این رابطه: ρ : دانسیته سیال، Q_j : دبی عبوری از مقطع جت، V_j : سرعت جت و A_j : مساحت مقطع جت می باشد.

نکته: اگر صفحه تخت کوچک باشد، رابطه بین دبی جت (Q_j) و دبی های منشعب شده از آن (Q_1 و Q_2) را می توان به صورت زیر به دست آورد:
پس از اختلاف ارتفاع کوچکی که ممکن است بین ورودی و خروجی های حجم کنترل وجود داشته باشد، صرف نظر می کنیم و می نویسیم:

$$P_j = P_1 = P_2 = 0 \xrightarrow{\substack{\text{معادله} \\ \text{برنولی}}} V_j = V_1 = V_2$$

حال با نوشتن معادله مومنت در راستای X (موازی با صفحه) خواهیم داشت:

$$\sum \vec{F} = (\sum \rho Q V_X)_{out} - (\sum \rho Q V_y)_{in} \longrightarrow 0 = (\rho Q_1 V_1 - \rho Q_2 V_2) - (\rho Q_j V_j \cos \alpha)$$

$$Q_1 - Q_2 = Q_j \cos \alpha$$

$$Q_1 + Q_2 = Q_j$$

از طرفی طبق معادله پیوستگی جریان داریم:

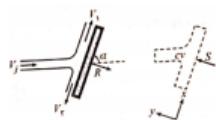
$$\begin{cases} Q_j(1 + \cos \alpha) = 2Q_1 \\ Q_j(1 - \cos \alpha) = 2Q_2 \end{cases} \longrightarrow \begin{cases} Q_1 = Q_j \frac{(1 + \cos \alpha)}{2} \\ Q_2 = Q_j \frac{(1 - \cos \alpha)}{2} \end{cases}$$

نکته: اگر $\alpha = 90^\circ$ باشد داریم:

$$Q_1 = Q_2 = \frac{Q_j}{2}$$

نیروی وارد بر صفحه تخت برابر است با:

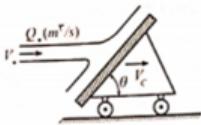
$$R = \rho Q_j V_j$$



نکته: اگر صفحه تخت نشان داده شده در شکل مقابل با سرعت ثابت (V_p) در حال حرکت باشد، در آن صورت
بايستی در روابط مربوط به محاسبه نیروی جت، به جای سرعت جت (V_j) از سرعت نسبی جت و صفحه (U)
استفاده کرد:

$$U = V_j \pm V_p$$

در رابطه بالا علامت های منفی و مثبت به ترتیب مربوط به حالت های هم جهت و غیر هم جهت حرکت جت می باشد.



مثال ۴: در شکل زیر، الف) ارابه با چه سرعتی از جت دور شود تا توان جذب شده توسط صفحه حداکثر شود؟

ب) اینکه مقدار این توان حداکثر چقدر است؟ از اصطکاک بین صفحه و سیال صرف نظر شود.

(الف)

$$R = \rho Q U \sin \theta = \rho A_s U^2 \sin \theta = \rho A_s (V_s - V_c)^2 \sin \theta$$

توان جذب شده توسط صفحه:

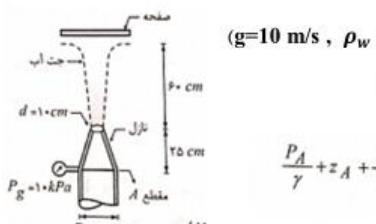
$$N = R_x \cdot V_c , R_x = R \sin \theta \Rightarrow N = \rho A_s V_c (V_s - V_c)^2 \sin^2 \theta$$

برای ماکزیمم شدن توان جذب شده:

$$\frac{dN}{dV_c} = 0 \Rightarrow (V_s - V_c)^2 - 2V_c (V_s - V_c) = 0 \Rightarrow V_c = \frac{1}{2} V_s$$

ب) توان حداکثر:

$$N_{max} = \rho A_s \left(\frac{1}{2} V_s \right) \left(V_s - \frac{1}{2} V_s \right)^2 \sin^2 \theta = \frac{1}{16} \rho A_s V_s^2 \sin^2 \theta$$



مثال ۵: با توجه به شکل، وزن صفحه چقدر باشد تا در جای خود ثابت بماند؟
ابندا معادله های پیوستگی و برنولی را برای ابتدا و انتهای نازل (به ترتیب نقاط A و j) می نویسیم:

$$\begin{aligned} \frac{P_A}{\gamma} + z_A + \frac{V_A^2}{2g} &= \frac{P_j}{\gamma} + z_j + \frac{V_j^2}{2g} , V_A = \left(\frac{d}{D}\right)^2 V_j = \left(\frac{1}{4}\right)^2 V_j = \frac{1}{16} V_j \\ \Rightarrow \frac{1}{16} + z_A + \frac{1}{16} \left(\frac{V_j^2}{2g}\right) &= z_j + \frac{V_j^2}{2g} \Rightarrow V_j = 4 m/s \end{aligned}$$

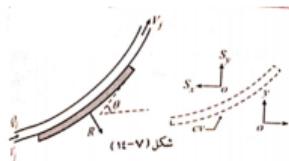
$$\frac{P_j}{\gamma} + z_j + \frac{V_j^2}{2g} = \frac{P_s}{\gamma} + z_s + \frac{V_s^2}{2g} \Rightarrow z_s + \frac{4^2}{2g} = z_s + \frac{V_s^2}{2g} \Rightarrow V_s = 4 m/s$$

محاسبه سرعت (V)

در نهایت با نوشتن رابطه تعادل نیروها در راستای قائم برای صفحه، وزن صفحه را محاسبه می کنیم:

$$\begin{cases} \sum F_y = 0 \Rightarrow F = W \\ F = \rho Q V = (\pi \times 4^2) \left(\frac{\pi \times 4^2}{16} \times 4\right) (4) = 2 \pi = 62.8 N \end{cases} \Rightarrow W = 62.8 N$$

ب) نیروی وارد بر سطوح منحنی:



شکل مقابل یک جت مایع را نشان می دهد که پس از برخورد به یک سطح منحنی، به اندازه θ منحرف شده است. در این حالت با در نظر گرفتن حجم کنترل در مجاورت سطح مذکور خواهیم داشت:

$$\sum F_x = \rho Q(V_{x2} - V_{x1}) \longrightarrow -S_x = \rho Q_j(V_j \cos\theta - V_j) \longrightarrow S_x = \rho Q_j V_j(1 - \cos\theta)$$

$$\sum F_y = \rho Q(V_{y2} - V_{y1}) \longrightarrow -S_y = \rho Q_j(V_j \sin\theta - 0) \longrightarrow S_y = -\rho Q_j V_j \sin\theta \quad \text{در نهایت داریم:}$$

$$\begin{cases} R_x = \rho Q_j V_j(\cos\theta - 1) \\ R_y = \rho Q_j V_j \sin\theta \end{cases}$$

نکته: اگرچه برآیند نیروهای وارد بر سطح به صورت $\sqrt{R_x^2 + R_y^2}$ قابل محاسبه است ولی می توان مقدار آن را مستقیم از رابطه زیر محاسبه

$$R = 2\rho Q V_j \sin \frac{\theta}{2} \quad \text{کرد:}$$

نکته: با استفاده از معادله مومنتوم می توان نشان داد که به هنگام نزدیک شدن و برخورد جت مایع به یک جسم صلب، نیرویی به اندازه ρQV و درجه حرکت جت به جسم وارد می شود. این در حالی است که با دور شدن جت مایع از جسم صلب، نیروی ρQV جت، در خلاف جهت حرکت آن به جسم وارد می گردد.

معادله گشتاور اندازه حرکت

حاصل ضرب خارجی بردار نیرو و بردار مکان، گشتاور نامیده می شود.

برای سیال موجود در حجم کنترل، با فرض دو بعدی بودن جریان سیال در صفحه xy، معادله گشتاور مومنتوم به صورت زیر است:

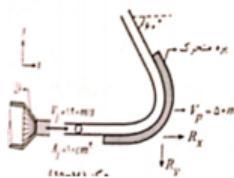
$$T_z = (\sum \rho Q V_t r)_{out} - (\sum \rho Q V_t r)_{in}$$

که در این رابطه :

T_z : گشتاور تمام نیروهای وارد به حجم کنترل حول محور Z، ρ : دانسیته سیال، Q : مولفه مماسی برداری سرعت که به صورت زیر محاسبه می شود:

$$V_t = V_r - r\omega$$

V_t : مولفه مماسی بردار سرعت های ورودی یا خروجی حجم کنترل، ω : سرعت زاویه ای دوران حجم کنترل و r : فاصله مبدأ (مرکز دوران) با مولفه مماسی بردار سرعت.



تمرین ۱: در شکل مقابل، جت آب خروجی از نازل به یک پره متحرک (صفحه منحنی متحرک) برخورد کرده است.

(الف) مولفه ها و برآیند نیروهای وارد به پره متحرک را به دست آورید.

(ب) اگر به جای یک پره، یک دسته پره ادوار داشته باشیم، در آن صورت بردار نیروی وارد به پره را به دست آورید.

چون پره متحرک است، بنابراین در روابط مربوط به محاسبه نیروی جت از سرعت نسبی جت و وزنه

استفاده می کنیم:

(الف) وقتی جت آب به یک پره برخورد می کند:

$$R_x = \rho Q U (1 - \cos\theta) = \rho A_j U^2 (1 - \cos\theta)$$

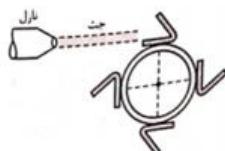
$$R_x = (1000)(0.001)(120 - 50)^2 (1 - \cos 120) = 7350 N = 7.35 KN$$

$$R_y = \rho Q U \sin\theta = \rho A_j U^2 \sin\theta = (1000)(0.001)(120 - 50)^2 \sin 120 = 2450\sqrt{3} N = 1.45\sqrt{3} KN$$

محاسبه نیروی برآیند:

$$R = 2\rho Q U \sin \frac{\theta}{2} = 2\rho A_j U^2 \sin \frac{\theta}{2} = 2 \times 1000 \times 0.001 \times 70^2 \times \sin 60 = 49000\sqrt{3} N = 4.9\sqrt{3} KN$$

اگر به جای یک پره، یک دسته پره وجود داشته باشد، در این صورت اگر پره ها مثلا در محیط یک چرخ قرار گرفته باشند به طوری که تمام سیال خروجی از نازل را بگیرند، آن گاه دبی جرمی با دبی جرمی خروجی از نازل برابر خواهد بود. پس برای حالتی که یک دسته پره داشته باشیم، روابط به صورت زیر در می آید:



$$R_x = \rho Q_j U (1 - \cos\theta)$$

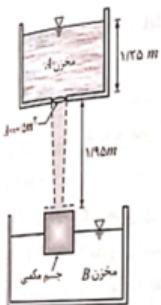
$$R_y = \rho Q_j U \sin\theta$$

بنابراین می نویسیم:

$$R_x = (1000)(120 \times 0.001)(120 - 50) (1 - \cos 120) = 12600 N = 12.6 KN$$

$$R_y = (1000)(120 \times 0.001)(120 - 50) \sin 120 = 4200\sqrt{3} N = 4.2\sqrt{3} KN$$

$$\vec{R} = 12.6\hat{i} - 4.2\sqrt{3}\hat{j}$$



تمرین ۲: در شکل مقابل سطح آب ($\gamma = 10 \text{ KN/m}^3$) در دو مخزن A و B ثابت بوده و چگالی ویژه جسم مکعبی (به ضلع ۲ متر) برابر ۵۰ است. ارتفاع مستغرق جسم مکعبی چند متر است؟

جسم مکعبی تحت اثر نیروهای وزن، شناوری و جت مایعی است که به صورت عمودی از بالا به آن وارد می شود.

برای حل مساله ابتدا نیروی جت را محاسبه می کنیم:

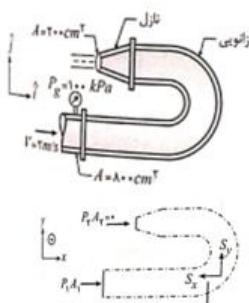
$$V = \sqrt{\gamma g h} = \sqrt{10 \times 1 \times 1 / 25} = 1 \text{ m/s}$$

$$\dot{m} = \rho V = 1000 \times 1 \times 1 = 1000 \text{ kg/s}$$

$$F = \rho Q V = (1000)(100)(1) = 100000 \text{ N} = 100 \text{ kN}$$

با نوشتن رابطه تعادل نیروها (در راستای قائم y) برای جسم مکعبی خواهیم داشت:

$$\sum F_y = 0 \Rightarrow W + F = F_B \Rightarrow (100000) + 100 = (100 \times h)(1) \Rightarrow h = 10 \text{ m}$$



تمرین ۳: آب به صورت جت آزاد از نازلی مطابق شکل مقابل خارج می شود. اگر حجم داخلی مجموعه زانویی و نازل که در صفحه قائم فرار گرفته اند، ۱۰۰ لیتر باشد، نیروی واردہ به مجموعه زانویی و نازل برحسب کیلو نیوتون چقدر می شود؟ ($\rho w = 10^3 \text{ kg/m}^3$)

حجم داخل زانویی و نازل را مطابق شکل مقابل به عنوان حجم کنترل در نظر می گیریم:

$$\sum F = \rho Q (V_T - V_1) \Rightarrow \begin{cases} \sum F_x = \rho Q (V_{x_T} - V_{x_1}) \\ \sum F_y = \rho Q (V_{y_T} - V_{y_1}) \end{cases}$$

(الف) محاسبه S_x

$$P_{A_1} - S_x = \rho Q (V_T - V_1) \quad , \quad V_T = V_1 \left(\frac{A_1}{A_T} \right) = 100 \times \left(\frac{100 \times 100}{10000} \right) = 1 \text{ m/s}$$

$$S_x = (100 \times 100) \times (10000 \times 10^{-4}) - (10000) \times (10000 \times 10^{-4}) \times (-1 - 1) = 9600 \text{ N} \Rightarrow R_x = 9600 \text{ N} = 9.6 \text{ kN}$$

(ب) محاسبه S_y

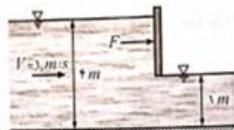
$$S_y - W = \rho Q (V_{y_T} - V_{y_1}) \quad , \quad V_{y_T} = V_{y_1} = 0 \Rightarrow S_y = W = (100 \times 10^{-4}) \times (1) = 1 \text{ kN}$$

پس نیروی وارد بر سیال موجود در حجم کنترل از طرف زانویی و نازل به صورت مقابل خواهد بود:

$$S = -9.6\hat{i} + \hat{j}$$

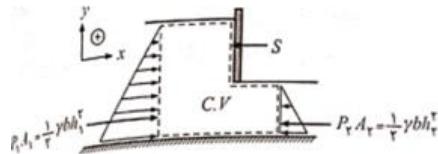
از این رو نیروی R که به مجموعه زانویی و نازل وارد می شود به شکل مقابل است:

$$R = 9.6\hat{i} - \hat{j}$$



تمرین ۴: در کanal مستطیلی نشان داده شده در شکل مقابل ارتفاع آب در بالادست و پایین دست برابر ۴ و ۱ متر می باشد. اگر سرعت آب در بالادست دریچه ۱ m/s باشد، نیروی وارد بر واحد عرض دریچه از طرف سیال چقدر است؟

حجم کنترل را مطابق شکل انتخاب می کنیم.



توجه داریم که عرض کanal برابر b و توزیع فشار، هیدرواستاتیکی در نظر گرفته می شود.

با استفاده از پیوستگی جریان و معادله مومنتم داریم:

$$P_1 A_1 = \frac{1}{\gamma} \gamma b h_1^r \quad P_T A_T = \frac{1}{\gamma} \gamma b h_T^r \quad P_1 A_1 = P_T A_T \Rightarrow (1)(4 \times b) = (V_T)(1 \times b) \Rightarrow V_T = 4 \text{ m/s}$$

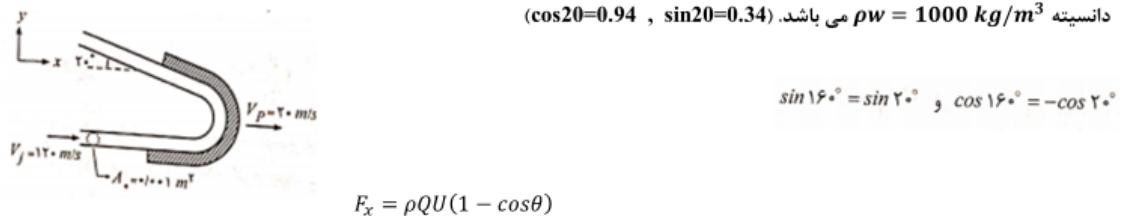
$$\sum F_x = P_1 A_1 - S - P_T A_T = \rho Q (V_T - V_1)$$

$$S = P_1 A_1 - P_T A_T - \rho Q (V_T - V_1) = \frac{1}{\gamma} \gamma b (h_1^r - h_T^r) - \rho Q (V_T - V_1)$$

نیروی R که از طرف جریان به دریچه وارد می شود، در جهت عکس نیروی S بوده و برابر نیروی S است: $R = S = \frac{1}{\gamma} \gamma b (h_1^r - h_T^r) - \rho Q (V_T - V_1)$

$$R = \frac{1}{\gamma} \times 1 \times 4 \times (4^r - 1^r) - 1000 \times (4 \times 1 \times 1)(4 - 1) = 63000 N = 63 kN \quad \text{محاسبه R}$$

تمرین ۵: یک پره متغیر در شکل زیر نشان داده شده است. نیروهای اعمال شده بر پره را در جهت های x و y به دست آورید. سیال آب با دانسیته $\rho w = 1000 \text{ kg/m}^3$ می باشد. ($\cos 20^\circ = 0.94$ ، $\sin 20^\circ = 0.34$)



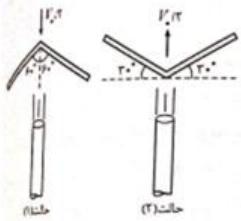
$$\sin 16^\circ = \sin 20^\circ \quad \text{and} \quad \cos 16^\circ = -\cos 20^\circ$$

$$F_x = \rho Q U (1 - \cos \theta)$$

$$= \rho A U^r (1 - \cos \theta) = (1000)(1)(120 - 20)^r (1 - \cos 16^\circ) = 19/4 \times 1^r N = 19/4 kN$$

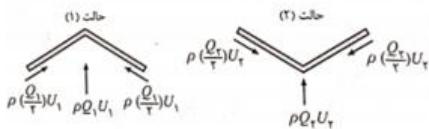
$$F_y = \rho Q U \sin \theta = \rho A U^r \sin \theta = (1000)(1)(120 - 20)^r (\sin 16^\circ) = 3/4 \times 1^r N = 3/4 kN$$

تمرین ۶: جت آب با سرعت V_0 و سطح مقطع ثابت A_0 به دو نوع مانع برخورد می کند. اگر دو صفحه با سرعت



مطابق شکل حرکت کنند، نسبت نیروی قائم وارد بر صفحات $\frac{F_1}{F_2}$ کدام است؟

دیاگرام آزاد دو مانع رارسم می کنیم:



در حالت ۱ داریم:

$$U_1 = V_j + V_p = V_0 + \frac{V_0}{\gamma} = \frac{\gamma V_0}{\gamma}$$

$$\sum F_{y_1} = F_1 = \rho Q_1 U_1 + \gamma \rho \left(\frac{Q_1}{\gamma} \right) U_1 \cos \theta = \frac{\gamma}{\gamma} \rho Q_1 U_1 = \frac{\gamma}{\gamma} \rho A_j U_1^*$$

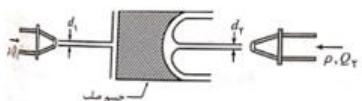
در حالت ۲ داریم:

$$U_2 = V_j - V_p = V_0 - \frac{V_0}{\gamma} = \frac{V_0}{\gamma}$$

$$\sum F_{y_2} = F_2 = \rho Q_2 U_2 - \gamma \rho \left(\frac{Q_2}{\gamma} \right) U_2 \cos \theta = \frac{1}{\gamma} \rho Q_2 U_2 = \frac{1}{\gamma} \rho A_j U_2^*$$

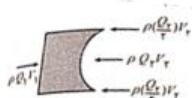
$$\frac{F_1}{F_2} = \gamma \left(\frac{U_1}{U_2} \right)^* = \gamma \times \left(\frac{\frac{\gamma V_0}{\gamma}}{\frac{V_0}{\gamma}} \right)^* = \gamma \gamma$$

مقایسه نیروهای قائم در دو حالت:



تمرین ۷: با توجه به شکل روی رو، شرط تعادل جسم صلب چیست؟

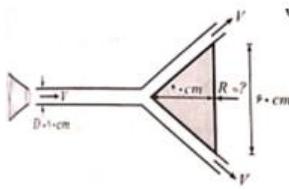
ابتدا دیاگرام آزاد جسم صلب رارسم می کنیم:



$$\begin{aligned} \sum F_x &= 0 \Rightarrow \rho Q_1 V_1 = \rho \left(\frac{Q_2}{\gamma} \right) V_2 + \rho Q_2 V_2 + \rho \left(\frac{Q_2}{\gamma} \right) V_2 \\ &\Rightarrow Q_1 V_1 = \gamma Q_2 V_2 \end{aligned}$$

با توجه به اینکه $V_2 = \frac{Q_2}{A_2}$ و $V_1 = \frac{Q_1}{A_1}$ داریم:

$$\rho \left(\frac{Q_1}{A_1} \right) = \gamma Q_2 \left(\frac{Q_2}{A_2} \right) \Rightarrow \left(\frac{Q_1}{Q_2} \right)^* = \gamma \left(\frac{A_1}{A_2} \right) = \gamma \left(\frac{d_1}{d_2} \right)^* \Rightarrow \frac{Q_1}{Q_2} = \sqrt{\gamma} \left(\frac{d_1}{d_2} \right)$$



تمرين ۸: فواره نشان داده شده در شکل زیر با قطر 10 cm و دبی 30 lit/s روی مخروط ثابتی آب می ریزد.

قطر قاعده مخروط 60 cm و ارتفاع آن 40 cm می باشد. نیروی لازم (R) برای ثابت نگه داشتن مخروط را

$$\text{بر حسب نیوتن محاسبه کنید. } (\rho_w = 1000 \text{ kg/m}^3, \pi = 3)$$

دیاگرام آزاد رارسم می کنیم:



$$F_l = \rho Q V$$

$$F_r = \rho \left(\frac{Q}{V}\right) V \cos \theta$$

$$F_t = \rho \left(\frac{Q}{V}\right) V \sin \theta$$

$$\sum F_x = F_1 - F_2 - F_3 = \rho Q V - \frac{1}{2} \rho Q V \cos \theta - \frac{1}{2} \rho Q V \cos \theta = \rho Q V (1 - \cos \theta)$$

$$\text{با توجه به شکل: } \cos \theta = \frac{4}{5}, \quad V = \frac{Q}{A} = \frac{30 \times 10^{-3}}{\pi \times 0.05^2} = \frac{12}{\pi} = 4 \text{ m/s}$$

$$R = \sum F_x = 10^3 (30 \times 10^{-3}) (4) \left(1 - \frac{4}{5}\right) = 24 \text{ N}$$

تمرين ۹: در شکل زیر پلان یک آپاش گردان نشان داده است که آب از لوله قائم واقع در وسط آن وارد و از دهانه هایی به قطر 5 میلی متر



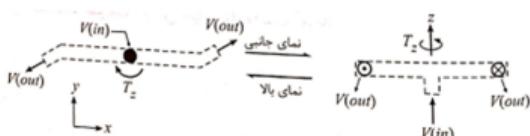
خارج می شود. اگر دبی کل خروجی 1.5 lit/s باشد، مطلوب است:

الف) سرعت دورانی آپاش با صرف نظر کردن از اصطکاک.

ب) سرعت دورانی آپاش که گشتاور مقاوم روى محور آن برابر 0.9 N.m باشد.

ج) گشتاور لازم برای ساکن نگه داشتن آپاش.

ابتدا حجم کنترل را در نظر می گیریم و معادله گشتاور مومنتم را در حالت کلی می نویسیم:



$$T_z = (\sum \rho Q V_t r)_{out} - (\sum \rho Q V_t r)_{in}$$

چون ورودی آب به آپاش گردان از موکز دوران است، بنابراین $(\sum \rho Q V_t r)_{in} = 0$ خواهد بود یعنی:

$$T_z = (\sum \rho Q V_t r)_{out}$$

T_Z گشتاور نیروهای وارد بر سیال در حجم کنترل است که در این مساله برابر با گشتاور مقاوم روی محور آپاش می باشد. V_t نیز مولفه مماسی سرعت است که به صورت زیر محاسبه می شود:

$$V_t = \frac{\rho}{A} = \frac{\pi \times 1 \times \tau^2}{\left(\frac{\pi \times r \times \Delta \tau}{4}\right)} = 4 \text{ m/s}$$

$$V_r = V \sin \tau^2 = 4 \times \frac{1}{\tau} = 2 \text{ m/s}$$

$$V_f = V_r - r\omega = 2 - 4/\tau \omega$$

(الف) چون آپاش بدون اصطکاک است، گشتاور مقاوم روی محور آن برابر صفر خواهد بود:

$$T_z = (\sum \rho Q V_t r)_{out} \Rightarrow 0 = 2 \times (1 \times \pi) (4 / \pi \Delta \times 1 \times \tau^2) (2 - 4 / \tau \omega) (4 / \tau)$$

$$\Rightarrow \omega = 8 \text{ rad/s} = 8 \times 1 rpm$$

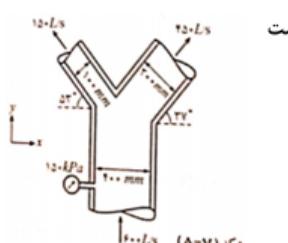
(ب)

$$T_z = 0 \Rightarrow (\sum \rho Q V_t r)_{out} = 0 \Rightarrow V_t = 0$$

$$\tau = 4 / \tau \omega = 0 \Rightarrow \omega = 66 / \pi \text{ rad/s} = 66 / \pi rpm \quad (\text{چون } \pi = 3 \text{ است})$$

(ج) گشتاور لازم برای ساکن نگه داشتن آپاش را می توان گشتاور مقاومی فرض کرد که مانع از دوران آپاش ($\omega = 0$) شده است:

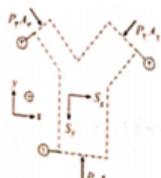
$$T_z = (\sum \rho Q V_t r)_{out} \Rightarrow 2 \times (1 \times \pi) (4 / \pi \Delta \times 1 \times \tau^2) (2 - 0) (4 / \tau) = 9 N.m$$



تمرین ۱۰: در شکل مقابل مولفه های نیروی لازم برای نگه داری سه راهی x و y به دست آورید. صفحه افقی قرار دارد و از تلفات صرف نظر شود. ($\sin 37^\circ = 0.6$ ، $\pi = 3$):

ابتدا حجم کنترل را مانند شکل مقابل درنظر می گیریم:

سپس سرعت های ورودی و خروجی به حجم کنترل را به دست می آوریم:



$$V_1 = \frac{Q_1}{A_1} = \frac{600 \times 10^{-3}}{\pi \times \frac{0.4^2}{4}} = 5 \text{ m/s}$$

$$V_2 = \frac{Q_2}{A_2} = \frac{450 \times 10^{-3}}{\pi \times \frac{0.2^2}{4}} = 15 \text{ m/s}$$

برای تعیین فشارهای خروجی، معادله برنولی بین نقاط ۱ و ۲ و نقاط ۱ و ۳ می نویسیم:

$$\frac{P_1}{\gamma} + \frac{V_1^2}{2g} = \frac{P_2}{\gamma} + \frac{V_2^2}{2g} \longrightarrow \frac{150}{10} + \frac{5^2}{2 \times 10} = \frac{P_2}{10} + \frac{15^2}{2 \times 10} \longrightarrow P_2 = 50 \text{ kpa}$$

$$\frac{P_1}{\gamma} + \frac{V_1^2}{2g} = \frac{P_3}{\gamma} + \frac{V_3^2}{2g} \longrightarrow \frac{150}{10} + \frac{5^2}{2 \times 10} = \frac{P_3}{10} + \frac{30^2}{2 \times 10} \longrightarrow P_3 = -37.5 \text{ kpa}$$

$$\sum F_x = (\sum \rho Q V_x)_{OUT} - (\sum \rho Q V_x)_{IN}$$

حال با نوشتن معادله مومنتم باری حجم کنترل داریم:
الف) در راستای X:

$$-P_2 A_2 \cos 53 + P_3 A_3 \cos 37 + S_x = (\rho Q_2 V_2 \cos 37 - \rho Q_3 V_3 \sin 53) - (0)$$

$$S_x = 1000(450 \times 10^{-3})(15 \cos 37) - (1000)(150 \times 10^{-3})(20 \cos 53)$$

$$+(50 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 0.2^2}{4} \right) \cos 37 - (-37.5 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 0.1^2}{4} \right) \cos 53 = 4968.75 N$$

$$\sum F_x = (\sum \rho Q V_y)_{OUT} - (\sum \rho Q V_y)_{IN}$$

ب) در راستای y:

$$P_1 A_1 - P_2 A_2 \sin 37 - P_3 A_3 \sin 53 - S_y = (\rho Q_2 V_2 \sin 37 + \rho Q_3 V_3 \sin 53) - (\rho Q_3 V_3)$$

$$S_y = (150 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 0.4^2}{4} \right) - (50 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 0.2^2}{4} \right) \sin 37 - (-37.5 \times 10^3) \left(\frac{\pi \times 0.1^2}{4} \right) \sin 53$$

$$-(1000)(450 \times 10^{-3})(15 \sin 37) - (1000)(150 \times 10^{-3})(20 \sin 53) + (1000)(600 \times 10^{-3})(5) = 12875 N$$

نیروهای لازم برای ثابت نگه داشتن سه راهی در دو راستای x و y، به ترتیب با نیروهای S_x و S_y مساوی و هم جهت می باشند.

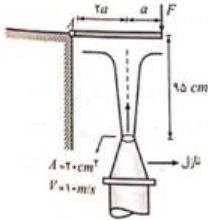
تمرین 11: یک جت آب به قطر ۲۰ میلی متر به طور قائم و با دبی ۱.۵ lit/s فوران می کند. اگر از اصطکاک صرف نظر شود و شکل مقطع جت نیز مدور باقی بماند، نیروی حاصل از برخورد جت با یک صفحه افقی که در فاصله ۴۵ سانتی متر بالاتر از خروجی جت قرار گرفته است، چند نیوتون است؟

$$(\rho_w = 1000 kg/m^3, \pi = 3, g = 10 m/s^2)$$

اگر V_j سرعت آب در خروجی و V سرعت برخورد جت به صفحه افقی باشد، در آن صورت با استفاده از معادله برنولی می توان نشان داد که

$$\text{فاصله خروجی} \Rightarrow h = V_j^2 - V^2 = 2gh$$

$$\begin{aligned} l'_j &= \frac{\rho}{A_j} = \frac{1/5 \times 10^{-4}}{\pi \times 0.01 \times 10^{-4}} = \frac{1/5}{\pi} = 0.05 m/s \\ l'^2 &= l_j'^2 - 2gh = 0.05^2 - 2 \times 10 \times 0.05 / 10 = 0.01 \Rightarrow V = 0.1 m/s \\ f &= \rho Q V = (1000)(1/5 \times 10^{-4})(0.1) = 2 N \end{aligned}$$

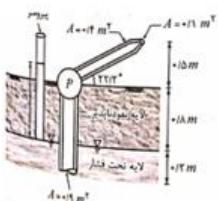


تمرین ۱۲: در شکل مقابل جت آب خارج شده از نازل به مساحت 20 cm^2 و سرعت 10 m/s که در نقطه A لولا شده است، برخورد می‌کند. اگر وزن صفحه 60 نیوتن باشد، مقدار نیروی لازم جهت حفظ تعادل به صورت افقی چند نیوتن است؟

$$(\rho_w = 10^3 \text{ kg/m}^3, g = 10 \text{ m/s}^2)$$

با ترسیم دیاگرام آزاد صفحه فلزی و نوشتن رابطه تعادل لنگرهای حول مفصل A خواهیم داشت:

$$\begin{aligned} & \text{Dashed diagram showing forces at point A: } F \text{ (horizontal), } W \text{ (vertical downwards), } F_j \text{ (vertical upwards).} \\ & \Rightarrow \begin{cases} F_j = \rho Q V \\ V^T = V_j^T - gh \end{cases} \\ & F_j = (10^3) (0.02 \times 2 \times 10) (10^2 - 2 \times 10 \times 0.15)^{1/2} = 180 \\ & \sum M_O = 0 \Rightarrow F_j \times 2a = F \times 2a + W \times 1/\Delta a \\ & 180 \times 2a = F \times 2a + 60 \times 1/\Delta a \Rightarrow F = 90 \text{ N} \end{aligned}$$



تمرین ۱۳: با استفاده از امکانات نشان داده شده در شکل می خواهیم از یک لایه تحت فشار (آرتزین)، آب را بیرون پکشیم. اگر هد پمپ به کار رفته $4/35$ متر باشد و اصطکاک داخل سیستم لوله ها ناچیز فرض شود، بردار نیروی جریان وارد بر کل سیستم کدام است؟ وزن آب داخل مجموعه 1205 کیلونیوتن است.

$$(g = 10 \text{ m/s}^2 \text{ and } \sin 22/2 = \frac{1}{\sqrt{2}}, \cos 22/2 = \frac{\sqrt{3}}{2})$$

با نوشتن معادله برنولی و پیوستگی، سرعت جریان در مقطع ورودی (۱) و خروجی (۲) را به دست می آوریم. نقطه واقع بر سطح بالایی لایه تخت فشار با اندیس صفر نشان داده شده است.

$$\frac{P_1}{\gamma} + H_p = \frac{P_2}{\gamma} + z_2 + \frac{V_2^2}{2g} \Rightarrow 1 + 4/35 = 0 + (1/2) + \frac{V_2^2}{2 \times 10} \quad \longrightarrow \quad V_2^2 = 81 \quad \longrightarrow \quad V_2 = 9$$

$$V_1 = \frac{A_2}{A_1} V_2 = \frac{0.1}{0.9} \times 9 = 1 \text{ m/s}$$

معادله پیوستگی بین ۱ و ۲:

$$\frac{P_1}{\gamma} + z_1 = \frac{P_2}{\gamma} + \frac{V_2^2}{2g} \Rightarrow 1 + 4/2 = \frac{P_2}{10} + \frac{1}{2} \Rightarrow P_2 = 11/5 \text{ kPa}$$

معادله برنولی بین نقاط ۱ و ۲:

رابطه مومنت در دو راستای x و y :

$$\begin{aligned} \sum F_x = S_x &= \rho Q (V_r \cos \theta - 0) \\ \Rightarrow S_x &= (1 + 0)(9 \times 0.1)(9 \times \frac{\gamma \Delta}{\gamma r}) = 7.2 \times N = 7.2 kN \\ \sum F_y = S_y + P_1 A_1 - W &= \rho Q (V_r \sin \theta - V_1) \\ \Rightarrow S_y + (1.1 \Delta \times 1.1^2)(0/9) - (1.2 / 0.5 \times 1.1^2) &= \\ = (1 + 0)(9 \times 0.1)(9 \times \frac{1^2}{\gamma r} - 1) &\Rightarrow S_y = 7.8 \times N = 7.8 kN \end{aligned}$$

بنابراین نیرویی که از طرف جریان به سیستم وارد می شود، عکس نیروهای اندرکنش S بوده و بردار نیرو به صورت زیر خواهد بود:

$$\vec{R} = 7.5\hat{i} - 3.8\hat{j}$$

تمرین ۱۴: جریان آب خارج شده از نازل شکل مقابل، در برخورد با یک صفحه تخت به وزن ۲۰ کیلونیوتون، آن را در ارتفاع ۱.۲۵ متر از دهانه خروجی نازل نگه می دارد. فشار آب در مقطع ۱-۱ و شده جریان در نازل چقدر است؟ می دانیم هد سرعت از مقطع خروجی (دهانه نازل) تا محل برخورد با صفحه ۲۵٪ کاهش می یابد.

$$\begin{aligned} \text{با نوشتن معادله بربولی بین مقطع خروجی (جهت ۱) و محل برخورد جت با صفحه، سرعت جریان در برخورد با صفحه (V)} \\ \text{به دست می آید:} \\ \left\{ \begin{array}{l} \frac{V_j^2}{\gamma g} = h + \frac{V^2}{\gamma g} \\ \frac{V^2}{\gamma g} = (1 - 0.25) \frac{V_j^2}{\gamma g} = 0.75 \frac{V_j^2}{\gamma g} \end{array} \right. \Rightarrow 0.75 \frac{V_j^2}{0.75 \times 1} = 1.25 \Rightarrow V_j = 1.0 \text{ m/s} \\ V_1 = \left(\frac{A_1}{A_j} \right) V_j = \frac{A_1}{\gamma A_j} \times 1.0 = 5 \text{ m/s} \end{aligned}$$

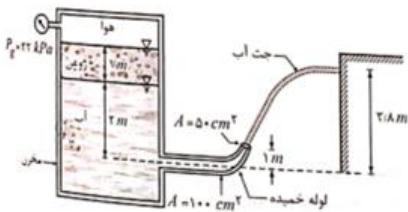
حال با نوشتن معادله بربولی بین نقطه ۱ در مقطع ۱ و نقطه خروجی جت

$$\frac{P_1}{\gamma} + \frac{V_1^2}{\gamma g} = \frac{V_j^2}{\gamma g} + z_j \Rightarrow \frac{P_1}{\gamma} + \frac{\delta^2}{\gamma \times 1} = \frac{1.0^2}{\gamma \times 1} + 0.25 \Rightarrow P_1 = 4.0 \text{ kPa}$$

(نقطه j) به دست می آید: برای تعیین دبی جریان، از رابطه مومنت در محل برخورد جت با

صفحه استفاده می کنیم:

$$\begin{aligned} \sum F_y = 0 \Rightarrow W = F_j = \rho Q V &\Rightarrow Q = \frac{W}{\rho V} \\ \frac{V^2}{\gamma g} = 0.75 \frac{V_j^2}{\gamma g} = 0.75 \times \frac{1.0^2}{\gamma g} &\Rightarrow V = 5 \sqrt{\gamma} \text{ m/s} \Rightarrow Q = \frac{2.0 \times 1.0^2}{1.0 \times 5 \sqrt{\gamma}} = \frac{4\sqrt{\gamma}}{\gamma} \text{ m}^3/\text{s} \end{aligned}$$



تمرین ۱۵: مخزنی مطابق شکل محتوی آب و روغن به چگالی نسبی $\gamma_w = 10 \text{ kg/m}^3$ می باشد. آب از طریق لوله ای به اتمسفر تخلیه می شود و سطح مایعات در مخزن ثابت است. اگر یک دیوار قائم در مسیر جت آب و در ماکزیمم ارتفاع صعود آب قرار گیرد. در آن صورت نیروی افقی وارد بر آن از جانب جت آب چقدر است؟
 $\rho_w = 10 \text{ kg/m}^3$ ، $g = 10 \text{ m/s}^2$ و از اصطکاک صرف نظر کنید.

۱- ابتدا سرعت تخلیه آب به اتمسفر را محاسبه می کنیم:

$$V_0 = \sqrt{2gh} \quad \text{توریچلی رابطه} \quad \rightarrow V_0 = \sqrt{2(10)\left(\frac{22}{10} + 1 \times 0.8 + 2\right)} = 10 \text{ m/s}$$

۲- تعیین زاویه پرتایه (جهت خروجی از لوله)

$$H = \frac{V_0^2 \sin^2 \alpha}{2g} \quad \rightarrow \quad 1.8 = \frac{10^2 \sin^2 \alpha}{2 \times 10} \quad \rightarrow \quad \sin \alpha = 0.6 \quad \rightarrow \quad \alpha = 37^\circ$$

۳- محاسبه سرعت برخورد جت به دیوار

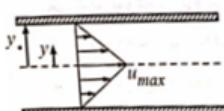
$$V = V_x = V_0 \cos \alpha = (10)(0.8) = 8 \text{ m/s}$$

۴- محاسبه نیروی افقی وارد بر دیوار

$$F = \rho Q V = (1000)(10 \times 50 \times 10^{-4})(8) = 400 \text{ N}$$

نکته: می توانستیم سرعت نقطه اوج را با نوشتن معادله برنولی بین خروجی از لوله و نقطه اوج نیز به دست آوریم.

تمرین ۱۶: در شکل زیر توزیع سرعت بین دو صفحه موازی به عرض واحد را نشان می دهد. ضریب تصحیح اندازه حرکت (β) چقدر است؟



با توجه به پروفیل سرعت داریم:

$$\begin{cases} \beta = \frac{1}{A} \int_A \left(\frac{u}{V}\right)^2 dA \\ u = u_{max} \left(1 - \frac{y}{y_*}\right) \\ V = \frac{u_{max}}{\beta} \end{cases} \quad \rightarrow \quad \beta = \frac{1}{(2y_0 \times 1)} \times 2 \int_0^{y_0} \left[2 \left(1 - \frac{y}{y_0}\right)\right]^2 dy = \frac{4}{y_0} \int_0^{y_0} \left[\left(1 - \frac{y}{y_0}\right)\right]^2 dy = \frac{4}{3}$$