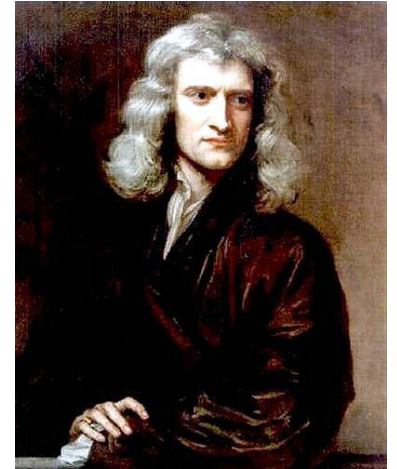


J. Szantyr - Wykład 9 – Równanie zachowania pędu 1

Druga zasada dynamiki Newtona: prędkość przyrostu pędu elementu płynu jest równa sumie sił zewnętrznych działających na ten element

$$\frac{D(m\bar{u})}{Dt} = \sum \bar{F}$$

Isaac Newton
1643 - 1727



Prędkość przyrostu pędu elementu płynu (czyli lewa strona równania) jest określona poprzez pochodną materialną jego prędkości:

$$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho \left(\frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z} \right) = \frac{\partial(\rho u)}{\partial t} + \text{div}(\rho u \bar{u})$$

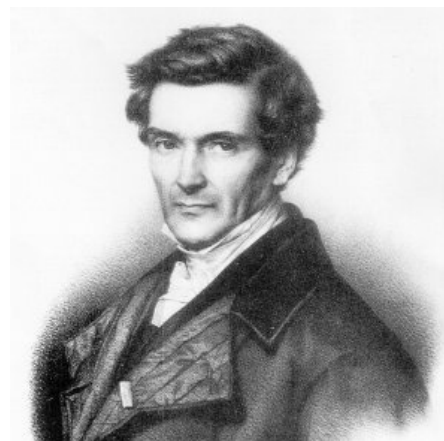
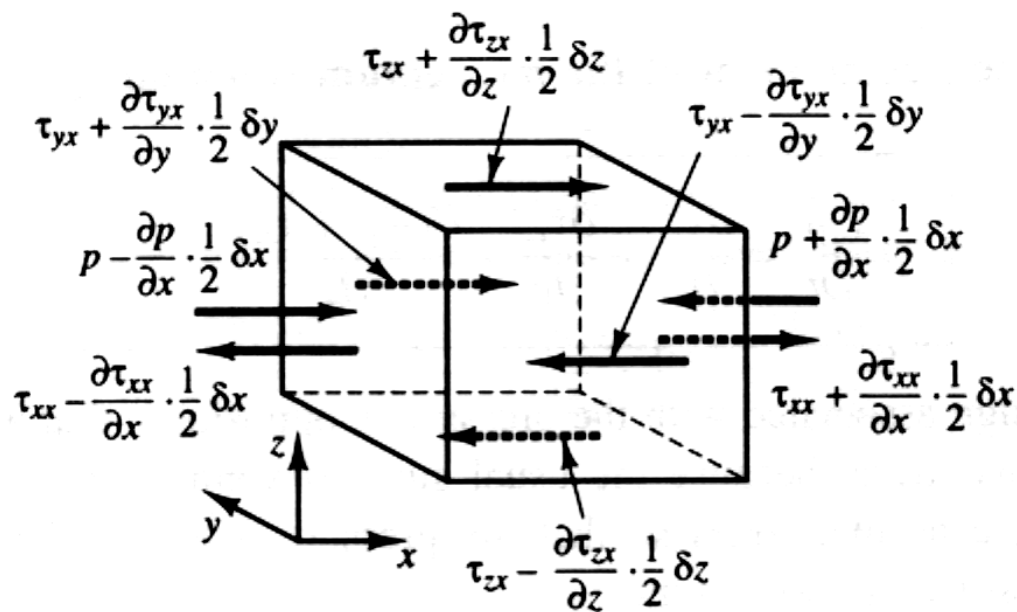
$$\rho \frac{Dv}{Dt} = \rho \left(\frac{\partial v}{\partial t} + u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} + w \frac{\partial v}{\partial z} \right) = \frac{\partial(\rho v)}{\partial t} + \text{div}(\rho v \bar{u})$$

$$\rho \frac{Dw}{Dt} = \rho \left(\frac{\partial w}{\partial t} + u \frac{\partial w}{\partial x} + v \frac{\partial w}{\partial y} + w \frac{\partial w}{\partial z} \right) = \frac{\partial(\rho w)}{\partial t} + \text{div}(\rho w \bar{u})$$

Prawą stroną równania tworzą dwie kategorie sił:

- siły powierzchniowe (siły ciśnienia i siły lepkości),
- siły masowe (siły ciężkości, siły Coriolisa, siły elektromagnetyczne)

Dla przykładu utworzymy kompletne równanie dla kierunku x, posługując się układem sił powierzchniowych jak na rysunku:



Gaspard Coriolis
1792 - 1843

Siły działające na ścianki elementu prostopadłe do kierunku x

$$\left[\left(p - \frac{\partial p}{\partial x} \frac{1}{2} \delta x \right) - \left(\tau_{xx} - \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} \frac{1}{2} \delta x \right) \right] \delta y \delta z + \left[- \left(p + \frac{\partial p}{\partial x} \frac{1}{2} \delta x \right) + \left(\tau_{xx} + \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} \frac{1}{2} \delta x \right) \right] \delta y \delta z =$$

$$= \left(- \frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} \right) \delta x \delta y \delta z$$

Siły działające na ścianki elementu prostopadłe do kierunku y

$$- \left(\tau_{yx} - \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} \frac{1}{2} \delta y \right) \delta x \delta z + \left(\tau_{yx} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} \frac{1}{2} \delta y \right) \delta x \delta z = \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} \delta x \delta y \delta z$$

Siły działające na ścianki elementu prostopadłe do kierunku z

$$- \left(\tau_{zx} - \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} \frac{1}{2} \delta z \right) \delta x \delta y + \left(\tau_{zx} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} \frac{1}{2} \delta z \right) \delta x \delta y = \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} \delta x \delta y \delta z$$

Po dodaniu powyższych wyrażeń i podzieleniu stronami przez objętość elementu otrzymujemy siły powierzchniowe na kierunku x

$$\frac{\partial(-p + \tau_{xx})}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z}$$

Po uzupełnieniu o składową jednostkowej siły masowej f i podstawieniu do wyjściowej zależności otrzymujemy:

$$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho f_x + \frac{\partial(-p + \tau_{xx})}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z}$$

i analogicznie dla pozostałych kierunków:

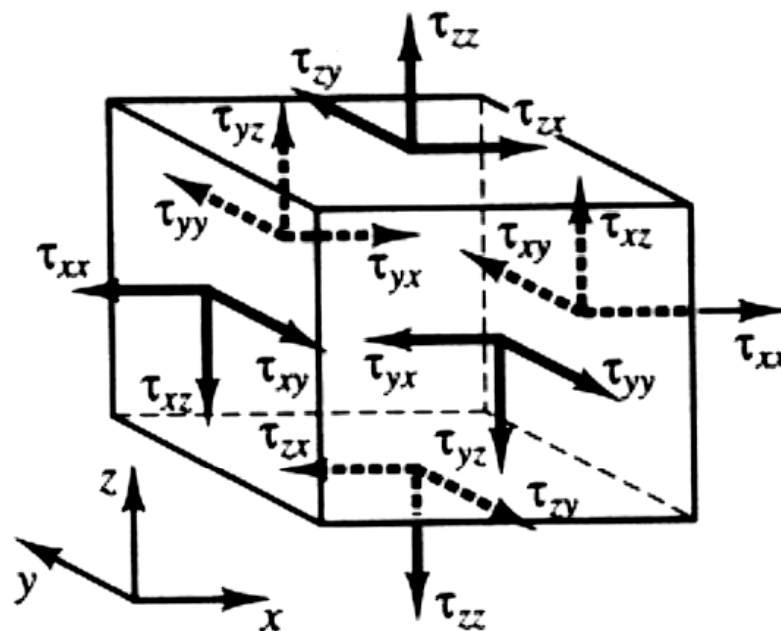
$$\rho \frac{Dv}{Dt} = \rho f_y + \frac{\partial \tau_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial(-p + \tau_{yy})}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zy}}{\partial z}$$

$$\rho \frac{Dw}{Dt} = \rho f_z + \frac{\partial \tau_{xz}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yz}}{\partial y} + \frac{\partial(-p + \tau_{zz})}{\partial z}$$

Trzy powyższe równania skalarne mogą być zapisane w postaci jednego równoważnego równania wektorowego:

$$\rho \frac{D\bar{u}}{Dt} = \rho \bar{f} + \text{div}[P]$$

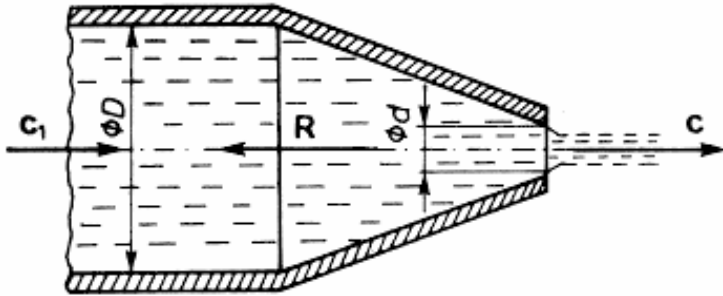
gdzie: $[P]$ jest tensorem opisującym stan naprężenia w płynie pokazany na rysunku, poszerzony o ciśnienie dodane do naprężeń normalnych



Niewiadomymi w równaniach zachowania pędu są: ciśnienie, składowe prędkości oraz naprężenia reprezentujące powierzchniowe siły lepkości. Nawet po dołączeniu równania zachowania masy liczba niewiadomych znacznie przekracza liczbę równań. Aby zredukować liczbę niewiadomych konieczne jest wprowadzenie odpowiedniego modelu płynu.

**Przykłady zastosowania zasady zachowania
pędu do rozwiązywania prostych zadań z
mechaniki płynów**

Przykład 1



Z dyszy o średnicach $D=80$ [mm] i $d=20$ [mm] wypływa woda ze średnią prędkością $c=15$ [m/s]. Pomijając różnicę ciśnień obliczyć reakcję hydrodynamiczną wywieraną przez strumień wody na dyszę.

Reakcja R w ruchu ustalonym wynosi:

$$R = \rho \cdot Q \cdot (c - c_1)$$

Natężenie przepływu Q oraz prędkość c_1 obliczamy z równania ciągłości:

$$Q = c \cdot \frac{\pi \cdot d^2}{4} = c_1 \cdot \frac{\pi \cdot D^2}{4}$$

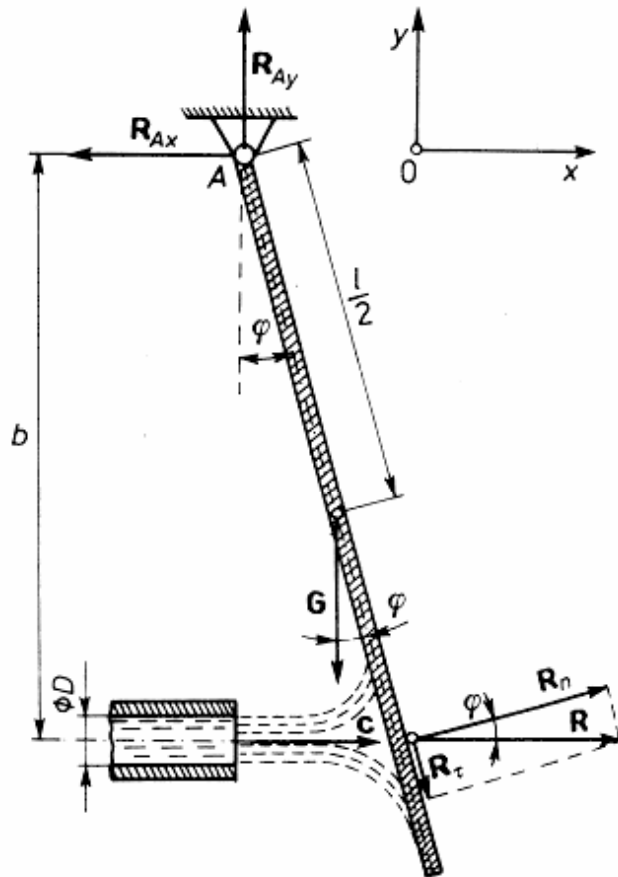
Wobec tego mamy:

$$Q = c \cdot \frac{\pi \cdot d^2}{4} \quad c_1 = c \cdot \frac{d^2}{D^2} \quad R = \rho \cdot c^2 \cdot \frac{\pi \cdot d^2}{4} \cdot \left(1 - \frac{d^2}{D^2}\right)$$

Po wstawieniu wartości liczbowych otrzymujemy:

$$R = 1000 \cdot 15^2 \cdot \frac{\pi \cdot 0,02^2}{4} \cdot \left(1 - \frac{0,02^2}{0,08^2}\right) = 66,25[N]$$

Przykład 2



Strumień ciecży doskonałej o gęstości ρ wypływa z dyszy i uderza w idealnie gładką płytę o ciężarze G i długości l . Płyta może obracać się wokół łożyska A oddalonego o b od osi dyszy. Wiedząc, że natężenie wypływającego strumienia wynosi Q , a średnica dyszy D , wyznaczyć składowe reakcji w łożysku oraz kąt φ o jaki wychyli się płyta w stanie równowagi.

Napór hydrodynamiczny R rozkładamy na składową normalną i składową styczną do płaszczyzny płyty:

$$\vec{R} = \vec{R}_n + \vec{R}_\tau$$

W cieczy doskonałej składowa styczna jest równa zero, wobec czego całkowity napór reprezentuje tylko składowa normalna:

$$R_n = R \cdot \cos \varphi$$

Dalej mamy: $R = \rho \cdot c \cdot Q$

$$c = \frac{4 \cdot Q}{\pi \cdot D^2} \quad R_n = \frac{4 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot \cos \varphi$$

Składowe reakcji w łożysku wyznaczamy z równań rzutów sił na osie x i y:

$$\sum P_{ix} = R_n \cdot \cos \varphi - R_{Ax} = 0$$

$$\sum P_{iy} = R_{Ay} - G - R_n \cdot \sin \varphi = 0$$

Skąd otrzymujemy:

$$R_{Ax} = \frac{4 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot \cos^2 \varphi$$

$$R_{Ay} = G + \frac{4 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot \cos \varphi \cdot \sin \varphi = G + \frac{2 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot \sin 2\varphi$$

Kąt nachylenia płyty w stanie równowagi wyznaczamy z równania momentów względem punktu A:

$$\sum M_A = R_n \cdot \frac{b}{\cos \varphi} - G \cdot \frac{l}{2} \cdot \sin \varphi = 0$$

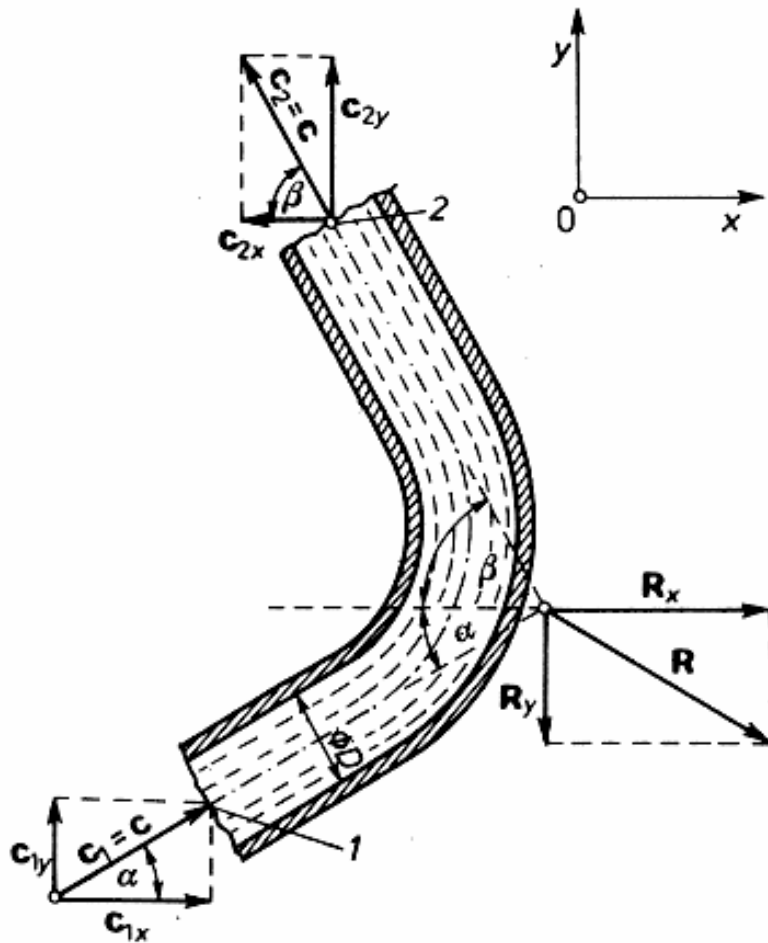
Otrzymujemy:

$$\sin \varphi = \frac{2 \cdot R_n \cdot b}{G \cdot l \cdot \cos \varphi}$$

Po podstawieniu zależności na reakcję mamy ostatecznie:

$$\varphi = \arcsin \frac{8 \cdot \rho \cdot Q^2 \cdot b}{\pi \cdot G \cdot l \cdot D^2}$$

Przykład 3



Przez krzywak o średnicy $D=80$ [mm] przepływa woda z natężeniem $Q=0,08$ [m³/s]. Pomijając straty obliczyć napór strumienia wody na krzywak. Część dopływowa krzywaka usytuowana jest pod kątem $\alpha=\pi/6$ do poziomu, a część odpływowa pod kątem $\pi/3$. W przekroju dopływowym i odpływowym panuje jednakowe ciśnienie otoczenia p_b .

Składowe naporu hydrodynamicznego wynoszą odpowiednio:

$$R_x = \rho \cdot Q \cdot (c_{1x} - c_{2x})$$

$$R_y = \rho \cdot Q \cdot (c_{1y} - c_{2y})$$

Gdzie:

$$c_{1x} = c \cdot \cos \alpha \qquad c_{2x} = -c \cdot \cos \beta$$

$$c_{1y} = c \cdot \sin \alpha \qquad c_{2y} = c \cdot \sin \beta$$

Co daje:

$$R_x = \rho \cdot Q \cdot c \cdot (\cos \alpha + \cos \beta)$$

$$R_y = \rho \cdot Q \cdot c \cdot (\sin \alpha - \sin \beta)$$

Po podstawieniu:

$$c = \frac{4 \cdot Q}{\pi \cdot D^2}$$

Otrzymujemy:

$$R_x = \frac{4 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot (\cos \alpha + \cos \beta)$$

$$R_y = \frac{4 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot (\sin \alpha - \sin \beta)$$

Napór wypadkowy wynosi:

$$R = \sqrt{R_x^2 + R_y^2} = \frac{4 \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2} \cdot \sqrt{2 \cdot [1 + \cos(\alpha + \beta)]}$$

Suma kątów wynosi:

$$\alpha + \beta = \frac{\pi}{6} + \frac{\pi}{3} = \frac{\pi}{2}$$

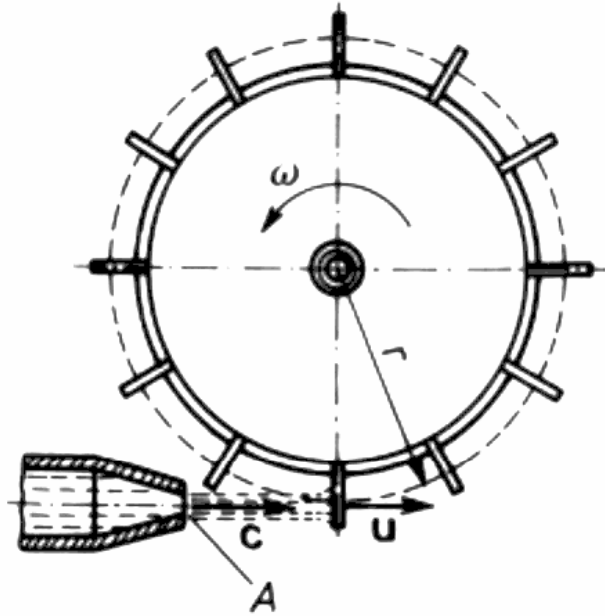
Wobec czego mamy:

$$R = \frac{4 \cdot \sqrt{2} \cdot \rho \cdot Q^2}{\pi \cdot D^2}$$

Po podstawieniu wartości liczbowych otrzymujemy:

$$R = \frac{4 \cdot \sqrt{2} \cdot 1000 \cdot 0,08^2}{3,1415 \cdot 0,08^2} = 1802 [N]$$

Przykład 4



Strumień wody o natężeniu $q=0,01$ $[\text{m}^3/\text{s}]$ wypływa z dyszy i uderza w płaskie łopatkki koła wodnego o promieniu podziałowym $r=1,0$ $[\text{m}]$. Pomijając straty, obliczyć moc użyteczną oraz sprawność koła, jeżeli jego prędkość kątowa wynosi $\omega=5,0$ $[\text{1/s}]$, a pole przekroju poprzecznego dyszy $A=500$ $[\text{mm}^2]$. Dla jakiej prędkości obrotowej ω koło osiągnie moc maksymalną?

Moc użyteczną koła wodnego określa zależność:

$$N_u = M \cdot \omega$$

Gdzie moment M wynika z zasady krętu:

$$M = \rho \cdot Q \cdot (c - u) \cdot r$$

Czyli:
$$N_u = \rho \cdot Q \cdot (c - u) \cdot \omega \cdot r$$

Gdzie z kolei mamy:
$$u = \omega \cdot r \quad c = \frac{Q}{A}$$

Co daje:
$$N_u = \rho \cdot Q \cdot \left(\frac{Q}{A} - \omega \cdot r \right) \cdot \omega \cdot r$$

Po podstawieniu danych liczbowych otrzymujemy:

$$N_u = 1000 \cdot 0,01 \cdot \left(\frac{0,01}{0,0005} - 5 \cdot 1 \right) \cdot 5 \cdot 1 = 750 [W]$$

Z kolei moc doprowadzona do koła wyraża się wzorem:

$$N_d = \rho \cdot g \cdot Q \cdot H$$

Gdzie wysokość rozporządzalna H wynosi: $H = \frac{c^2}{2 \cdot g}$

A ponadto: $c = \frac{Q}{A}$

Co daje:

$$N_d = \frac{\rho \cdot Q^3}{2 \cdot A^2} = \frac{1000 \cdot 0,01^3}{2 \cdot 0,0005^2} = 2000 [W]$$

Sprawność koła wynosi więc: $\eta = \frac{N_u}{N_d} = \frac{750}{2000} = 0,375$

W celu wyznaczenia prędkości kątowej odpowiadającej maksymalnej mocy koła należy równanie na moc użyteczną przekształcić i zróżniczkować względem prędkości kątowej

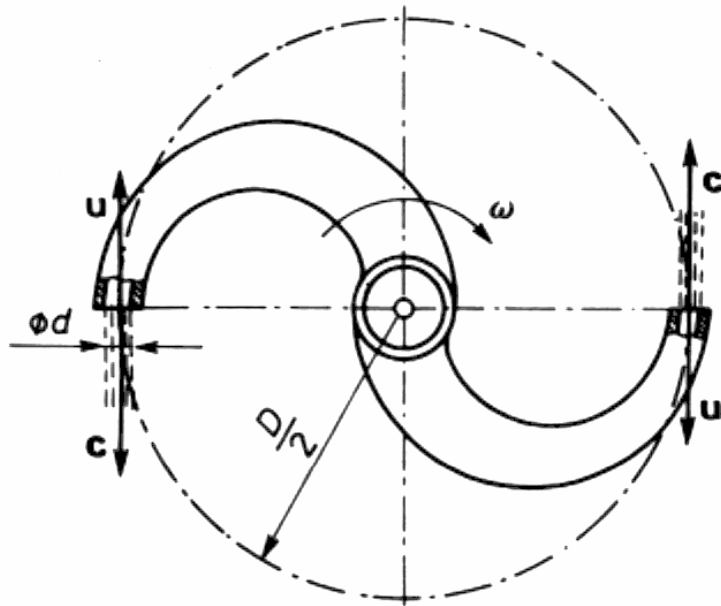
$$N_u = \rho \cdot c \cdot A \cdot (c - \omega \cdot r) \cdot \omega \cdot r = \rho \cdot A \cdot r \cdot (c^2 \cdot \omega - c \cdot \omega^2 \cdot r)$$

$$\frac{\partial N_u}{\partial \omega} = \rho \cdot A \cdot r \cdot (c^2 - 2 \cdot c \cdot \omega \cdot r) = 0 \quad \text{Warunek ekstremum}$$

Po wstawieniu danych liczbowych otrzymujemy:

$$\omega = \frac{c}{2 \cdot r} = \frac{Q}{2 \cdot r \cdot A} = \frac{0,01}{2 \cdot 1 \cdot 0,0005} = 10 \left[\frac{1}{s} \right]$$

Przykład 5



Do koła Segnera o średnicy D doprowadzona jest woda, której natężenie przepływu wynosi Q . Pomijając opory tarcia oraz straty przepływu wyznaczyć prędkość kątową wirowania ω . Przyjąć średnicę dysz wylotowych równą d . Założyć, że wypadkowy moment na kole jest równy zero.

Koło Segnera obraca się w kierunku przeciwnym do wypływu wody, wobec czego absolutna prędkość wypływu c wynosi:

$$c = w - u$$

Gdzie: $u = \omega \cdot \frac{D}{2}$ $w = \frac{0,5 \cdot Q \cdot 4}{\pi \cdot d^2} = \frac{2 \cdot Q}{\pi \cdot d^2}$

Moment reakcji hydrodynamicznej z zasady krętu wynosi:

$$M = \rho \cdot Q \cdot \frac{D}{2} \cdot c = \rho \cdot Q \cdot \frac{D}{2} \cdot (w - u)$$

Ponieważ pomijamy opory tarcia musi być $M=0$, co daje:

$$w - u = 0 \rightarrow w = u$$

Po podstawieniu do powyższego zależności na prędkości w i u otrzymujemy:

$$\frac{2 \cdot Q}{\pi \cdot d^2} = \omega \cdot \frac{D}{2} \rightarrow \omega = \frac{4 \cdot Q}{\pi \cdot d^2 \cdot D}$$