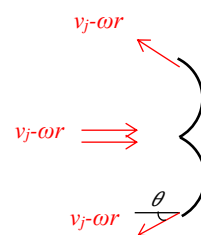
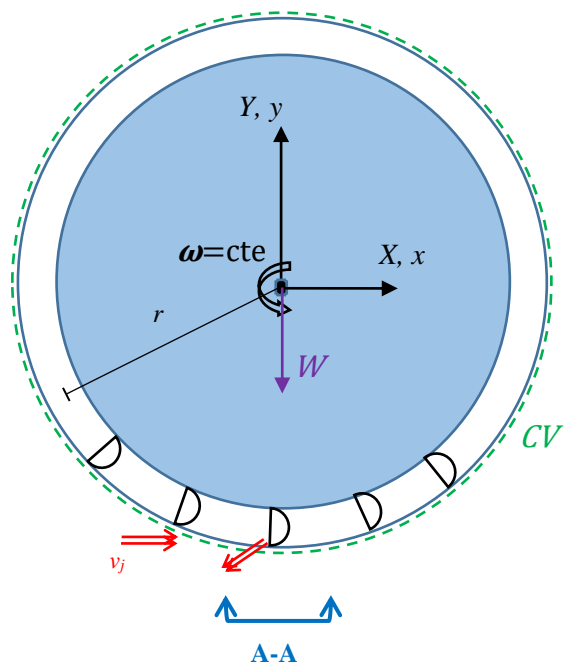


- مطابق شکل جت آب خروجی از نازل (nozzle) به پره های چرخ پلتون برخورد می کند. اگر سرعت جت v_j دبی ورودی Q و سرعت دوران چرخ مقدار ثابت ω باشد، با استفاده از حجم کنترل غیر اینرسیال گشتاور اعمال شده به چرخ را بدست آورید. از تغییر سرعت آب در داخل پره ها صرف نظر می شود.

جواب:

حجم کنترل دوار (غیر اینرسیال) استوانه ای شکلی را در نظر می گیریم که توربین را در بر گرفته و با سرعت زاویه ای ω دوران می کند. جت آب با سرعت نسبی $v_j - \omega r$ به وسط پره ها برخورد کرده و از دو طرف با همین سرعت (نسبت به پره) خارج می شود. با نوشتن معادله لنگر اندازه حرکت حول محور دوران توربین:



دید از بالا/پایین پره (A-A)

$$\vec{M}_S + \vec{M}_B - \iiint_{CV} [\vec{r} \times [\vec{R} + 2\vec{\omega} \times \vec{v}_{xyz} + \vec{\omega} \times \vec{r} + \vec{\omega} \times (\vec{\omega} \times \vec{r})]] \rho dV = \iint_{CS} (\vec{r} \times \vec{v}_{xyz}) (\rho \vec{v}_{xyz} \cdot d\vec{A}) + \frac{\partial}{\partial t} \iiint_{CV} (\vec{r} \times \vec{v}_{xyz}) (\rho dV)$$

در جریان دائمی جمله آخر صفر است. لنگر نیروهای فرضی هم از معادله حذف می شود زیرا $\vec{R} = \vec{\omega} = 0$ بوده، بردار ضرب خارجی $\vec{\omega} \times \vec{v}_{xyz}$ (توجه شود که جت جریان داخل حجم کنترل را نشان می دهد که راستای آن افقی است) در جهت خلاف بردار \vec{r} است $(\vec{r} \times \vec{\omega} \times \vec{v}_{xyz} = \vec{r} \vec{e}_r \times (-\omega \vec{v}_{xyz} \vec{e}_r) = 0)$ و بردارهای \vec{r} و $\vec{\omega} \times (\vec{\omega} \times \vec{r})$ نیز برای تمام جزء جرمهای داخل حجم کنترل همراستا و مختلف الجهد هستند $(\vec{\omega} \times (\vec{\omega} \times \vec{r}) = -\vec{r} \omega^2 \vec{e}_r, \vec{r} = \vec{r} \vec{e}_r)$.

فشار اتمسفر در پیرامون حجم کنترل در حالت تعادل بوده و نیرو یا لنگری به محور توربین اعمال نمی کند. وزن توربین هم از محور آن عبور کرده و لنگر حاصل از آن حول محور چرخ صفر است. اگر گشتاور اعمال شده از محور چرخ به حجم کنترل را با M_{shaft} نشان دهیم:

$$\vec{M}_S + \vec{M}_B = \iiint_{CS} (\vec{r} \times \vec{v}_{xyz})(\rho \vec{v}_{xyz} \cdot d\vec{A})$$

$$M_{shaft} = \iiint_{CS} [\vec{r}(v_\theta)_{xyz}(\rho \vec{v}_{xyz} \cdot d\vec{A})]$$

اما در این مثال دبی جرمی ورودی به حجم کنترل دوار (غیر اینرسیال)/خروجی از آن تفاوتی با دبی جرمی ورودی به حجم کنترل ساکن/خروجی از آن ندارد (دوران حجم کنترل در نرخ ورود جرم بی تاثیر است)، بنابراین

$$\iint_{in} (\rho \vec{v}_{xyz} \cdot d\vec{A}) = \iint_{in} (\rho \vec{v} \cdot d\vec{A}) = -\rho Q \quad \text{و} \quad \iint_{out} (\rho \vec{v}_{xyz} \cdot d\vec{A}) = \iint_{out} (\rho \vec{v} \cdot d\vec{A}) = \rho Q$$

اگر جهت خلاف عقربه های ساعت مثبت فرض شود:

$$M_{shaft} = \iiint_{CS} [\vec{r}(v_\theta)_{xyz}(\rho \vec{v} \cdot d\vec{A})] = r(v_j - \omega r)(-\rho Q) + r[-(v_j - \omega r) \cos \theta](\rho Q) = r\rho Q(\omega r - v_j)(1 + \cos \theta) \quad \curvearrowright$$

لنگر وارده از طرف جت آب (حجم کنترل) به محور توربین خلاف جهت این لنگر می باشد:

$$T_{shaft} = r\rho Q(v_j - \omega r)(1 + \cos \theta) \quad \curvearrowright > 0$$