

Głębokość

$$h_p = k H_o = 0,61 \cdot 2,43 = 1,48 \text{ m,}$$

wzniesienie

$$a = h_d - p_1 = 2,5 - 0,5 = 2 \text{ m,}$$

a więc

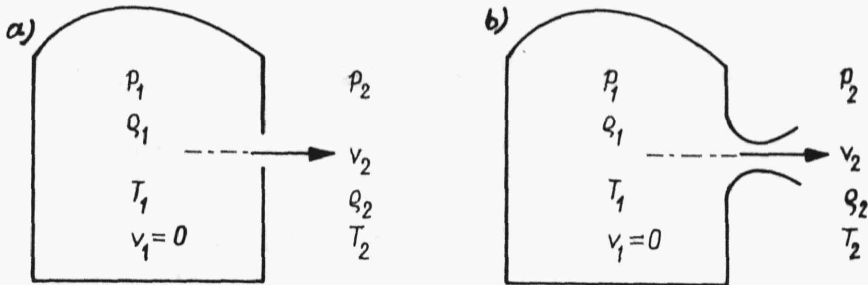
$$a = 2 \text{ m} > h_p = 1,48 \text{ m.}$$

Z tego wynika, że przelew jest zatopiony. Wydatek przelewu obliczamy ze wzoru (5.32):

$$Q = \alpha a b \sqrt{2g(H_o - a)} = 0,88 \cdot 2 \cdot 3 \cdot \sqrt{19,62(2,43 - 2)} = 15,17 \text{ m}^3/\text{s}.$$

5.5. WYPŁYW GAZU PRZEZ OTWÓR

Rozważmy wypływ gazu ze zbiornika przez otwór lub krótkie dysze z obszaru wysokiego ciśnienia do obszaru niższego ciśnienia. W przypadku wypływu gazu ze zbiornika do atmosfery przez otwór (rys.5.41a) lub przez dyszę (rys.5.41b) zakładamy przemianę adiabatyczną.



Rys.5.41

Prędkość wypływu ze zbiornika obliczymy z równania Bernoulliego (4.28), przyjmując $v_1 = 0$, a więc

$$\frac{\alpha}{\alpha - 1} \frac{p_1}{\rho_1} = \frac{v_2^2}{2} + \frac{\alpha}{\alpha - 1} \frac{p_2}{\rho_2}, \quad (5.35)$$

skąd

$$v_2 = \sqrt{\frac{2\alpha}{\alpha - 1} \left(\frac{p_1}{\rho_1} - \frac{p_2}{\rho_2} \right)}.$$

Z równania adiabaty

$$\frac{p_1}{\rho_1^\alpha} = \frac{p_2}{\rho_2^\alpha}$$

otrzymujemy

$$\rho_2 = \rho_1 \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{1/\alpha} \quad (5.36)$$

lub po przekształceniu

$$\frac{p_2}{\rho_2} = \frac{p_1}{\rho_1} \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\alpha-1}{\alpha}}.$$

Podstawiając tę zależność we wzorze (5.36) otrzymujemy

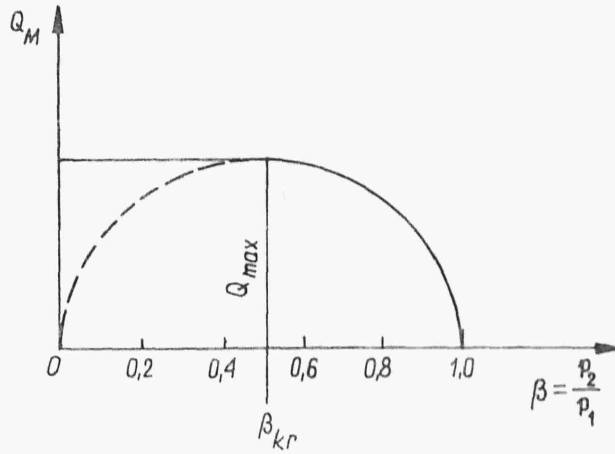
$$v_2 = \sqrt{\frac{2\alpha}{\alpha - 1} \frac{p_1}{\rho_1} \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\alpha-1}{\alpha}} \right]}. \quad (5.37)$$

Wzór ten nosi nazwę wzoru St. Venanta-Wantzela.

Podstawiając otrzymane wyrażenie na prędkość wypływu gazu przez otwór do równania ciągłości (4.29) otrzymamy po uwzględnieniu zależności (5.36)

$$Q_M = F_2 \sqrt{\frac{2\alpha}{\alpha - 1} p_1 \rho_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{2}{\alpha}} - \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\alpha+1}{\alpha}} \right]}. \quad (5.38)$$

Na podstawie tego wzoru podano wykres zależności wydatku Q_M od stosunku ciśnień $\frac{P_2}{P_1}$ (rys.5.42).



Rys.5.42

Z analizy zjawiska wypływu gazu ze zbiornika na podstawie wzoru (5.38) wynika, że dla ciśnienia zewnętrznego $p_2 = 0$ wydatek masowy jest równy zero $Q_M = 0$. Wynik ten jest niezgodny z rzeczywistym wydatkiem i nosi nazwę paradoksu St.Venanta - Wantzela.

Różniczkując Q_M względem $\frac{P_2}{P_1}$ otrzymamy warunek na maksymalny wydatek Q_{max}

$$\left(\frac{P_2}{P_1}\right)_{kr} = \left(\frac{2}{\gamma + 1}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}}. \quad (5.39)$$

Lewą część tej zależności $\left(\frac{P_2}{P_1}\right)_{kr}$ nazywamy krytycznym stosunkiem ciśnień, któremu odpowiada wydatek maksymalny (rys.5.42).

Krytyczny stosunek ciśnień dla powietrza przy $\gamma = 1,41$ wynosi

$$\left(\frac{P_2}{P_1}\right)_{kr} = 0,528.$$

Z równania adiabaty (5.36) i po uwzględnieniu warunku krytycznego (5.39) otrzymamy stosunek krytyczny odpowiednich gęstości gazu

$$\left(\frac{\rho_2}{\rho_1}\right)_{kr} = \left(\frac{2}{\chi + 1}\right)^{\frac{1}{\chi-1}}. \quad (5.40)$$

Podstawiając (5.39) do (5.37) otrzymujemy wzór na prędkość krytyczną wypływu, równą prędkości dźwięku a w danym ośrodku

$$v_{kr} = \sqrt{\frac{2\chi}{\chi+1} \frac{p_1}{\rho_1}}. \quad (5.41)$$

Wyrażając iloraz $\frac{p_1}{\rho_1}$ w zależności od $\frac{p_2}{\rho_2}$ dla warunków krytycznych można powyższy wzór przedstawić w postaci

$$v_{kr} = a = \sqrt{\chi \frac{p_2}{\rho_2}}. \quad (5.42)$$

Wydatek maksymalny osiąga się przy krytycznej prędkości wypływu, tj. po uwzględnieniu zależności (5.40) i (5.41)

$$G_{max} = F \rho_{kr} v_{kr} = F \cdot \sqrt{\chi p_1 \rho_1 \left(\frac{2}{\chi+1}\right)^{\frac{\chi+1}{\chi-1}}}. \quad (5.43)$$

Nawiązując do paradoksu St. Venanta-Wantzela należy zauważyć, że ciśnienie wylotowe jest większe od ciśnienia otoczenia ($p_{wyl} > p_2$), a rozprężenie następuje z dala od otworu. Przy zmniejszaniu p_2 poniżej p_{kr} prędkość wypływu nie ulega zmianie, zachowując stałą wartość krytyczną.

Przy obliczaniu wypływu gazu przez otwory i dysze należy więc stosować następujące kryteria:

1. Jeżeli $0 \leq \frac{p_2}{p_1} \leq \left(\frac{p_2}{p_1}\right)_{kr}$, to w tym zakresie prędkość i wydatek gazu są stałe ($v_2 = v_{kr}$, $Q_M = Q_{max}$) i obliczamy je ze wzorów (5.40) i (5.43).

2. Jeżeli $\left(\frac{p_2}{p_1}\right)_{kr} < \frac{p_2}{p_1} \leq 1$, to prędkość i wydatek obliczamy ze wzorów (5.37) i (5.38).

Korzystając z równania Clapeyrona $\frac{p}{\rho} = R T$ obliczamy z równania Bernoulliego (5.35)

$$T_2 = T_1 - \frac{\alpha - 1}{\alpha R} \frac{v_2^2}{2}. \quad (5.44)$$

Przykład 5.9. Przez otwór w zbiorniku wypływa powietrze. Ciśnienie wewnątrz zbiornika wynosi $p_1 = 2 \cdot 10^5 \text{ N/m}^2$, a temperatura w nim $T_1 = 3000 \text{ K}$. Obliczyć prędkość wypływu powietrza, jeżeli ciśnienie zewnętrzne wynosi $p_2 = 10^5 \text{ N/m}^2$ oraz temperaturę wypływającego powietrza. Współczynnik prędkości $\alpha = 0,706$.

Rozwiązanie. Stosunek ciśnień wynosi:

$$\frac{p_2}{p_1} = \frac{10^5}{2 \cdot 10^5} = 0,5,$$

a więc

$$\frac{p_2}{p_1} < \left(\frac{p_2}{p_1} \right)_{kr},$$

gdyż dla powietrza $\left(\frac{p_2}{p_1} \right)_{kr} = 0,528$.

Obliczamy więc prędkość krytyczną ze wzoru (5.41) z uwzględnieniem współczynnika α

$$v_2 = v_{kr} = \alpha \sqrt{\frac{2\alpha}{\alpha+1} \frac{p_1}{\rho_1}} = \alpha \sqrt{\frac{2\alpha}{\alpha+1} g R T_1}.$$

Po podstawieniu zadanych wartości

$$v_2 = v_{kr} = 0,706 \sqrt{\frac{2 \cdot 1,41}{1,41 + 1} 9,81 \cdot 29,28 \cdot 300} = 222 \text{ m/s}.$$

Temperaturę wypływającego powietrza obliczymy ze wzoru (5.44)

$$T_2 = 300 - \frac{1,41 - 1}{1,41 \cdot 29,28 \cdot 9,81} \frac{222^2}{2} = 275 \text{ K}.$$