



Herwig Schwarz

herwig.schwarz@htl-kapfenberg.ac.at

Die Lavaldüse



- Mathematische / Fachliche Inhalte in Stichworten:
Energiesatz der Mechanik, thermodynamische Zustandsänderungen, Ausflussfunktion (γ - Funktion) der Thermodynamik, numerisches Gleichungslösen
- Kurzzusammenfassung
Bestimmung der Strömungsverhältnisse der Lavaldüse und anschließende Visualisierung des Druck- und Geschwindigkeitsverlaufes in Abhängigkeit der Geometrie.
- Lehrplanbezug (bzw. Gegenstand / Abteilung / Jahrgang):
Strömungsmaschinen & Mechanik, 4. & 5. Jahrgang, Maschinenbau
- Mathcad-Version:
Mathcad 2001



Allgemeine Ableitung

Zustand im Eintritt: p_i, T_i, v_i

Zustand im Austritt: p_a, T_a, v_a

Zustand im Inneren: p, T, v

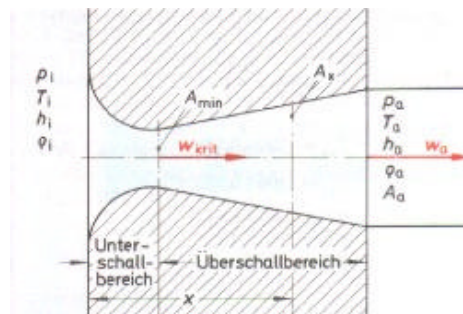


Bild 1

Energiegleichung

Enthalpie + kin. Energie = konstant (*)

$$h_i + \frac{w_i^2}{2} = h_a + \frac{w_a^2}{2} \quad (\text{Gl. 1})$$

(*) Die pot. Energie ist verhältnismäßig klein und kann vernachlässigt werden.

Da die Geschwindigkeit am Eintritt im Verhältnis zu der Austrittsgeschwindigkeit sehr klein ist, kann (Gl. 1) auch wie folgt geschrieben werden.

$$\frac{w_a^2}{2} = h_i - h_a = \Delta h_s$$

Für die Isentrope Zustandsänderung ist uns der Zusammenhang

$$\Delta h_s = c_p \cdot T_i \cdot \left[1 - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]$$

bekannt. Es kann also geschrieben werden.

$$\frac{w_a^2}{2} = c_p \cdot T_i \cdot \left[1 - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]$$

Die Austrittsgeschwindigkeit "w_a" lautet somit:

$$w_a = \sqrt{2 \cdot c_p \cdot T_i \cdot \left[1 - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]}$$

Führt man nun die folgenden Substitutionen durch,

$$v = \frac{1}{\rho} \frac{da}{a} = p \cdot v$$

erhalten wir nun die gewünschte Form:

$$w_a = \sqrt{2 \cdot \frac{p_i}{\rho_i} \cdot \frac{\kappa}{\kappa-1} \cdot \left[1 - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]} \quad (\text{Gl. 2})$$

Massenstrom

$$m_p = \frac{\text{amp} \cdot w}{v} \quad (\text{Gl. 3})$$

Für Isentrope Zustandsänderungen gilt: $p_i \cdot v_i^\kappa = p_a \cdot v_a^\kappa$

$$\frac{p_i}{p_a} = \left(\frac{v_a}{v_i} \right)^\kappa$$

$$v_a = v_i \cdot \left(\frac{p_i}{p_a} \right)^{\frac{1}{\kappa}} = \frac{1}{\rho_i} \left(\frac{p_i}{p_a} \right)^{\frac{1}{\kappa}}$$

In (Gl. 3) eingesetzt ergibt sich:

$$m_p = \frac{A_a \cdot w_a}{\frac{1}{\rho_i} \cdot \left(\frac{p_i}{p_a} \right)^{\frac{1}{\kappa}}} \quad (\text{Gl. 4})$$

Flechtet man auch noch (Gl. 2) mit ein, so erhält man für den Massenstrom:

$$m_p = A_a \cdot \sqrt{2 \cdot \frac{p_i}{\rho_i} \cdot \frac{\kappa}{\kappa-1} \cdot \left[1 - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]} \cdot \frac{1}{\rho_i} \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{1}{\kappa}} \quad m_p = A_a \cdot \sqrt{2 \cdot p_i \cdot \rho_i \cdot \frac{\kappa}{\kappa-1} \cdot \left[\left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{2}{\kappa}} - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa+1}{\kappa}} \right]}$$

Definiert man nun die Ausflußgleichung mit

$$\psi = \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa - 1} \cdot \left[\left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{2}{\kappa}} - \left(\frac{p_a}{p_i} \right)^{\frac{\kappa+1}{\kappa}} \right]} \quad \text{(Gl. 5)}$$

so kann geschrieben werden:

$$m_p = A_a \cdot \psi \cdot \sqrt{2 \cdot p_i \cdot \rho_i} \quad \text{(Gl. 6)}$$

Angaben für ein Beispiel:

Isentropenexponent für Luft

$\kappa := 1.4$

Einheitendefinitionen:

Gaskonstante

$R := 287 \frac{\text{joule}}{\text{kg} \cdot \text{K}}$

$\text{bar} := 10^5 \cdot \frac{\text{newton}}{\text{m}^2}$

Druck beim Eintritt

$p_i := 6\text{bar}$

Druck beim Austritt

$p_a := 1\text{bar}$

Temperatur beim Eintritt

$T_i := 300\text{K}$

Massenstrom

$m_p := 0.15 \frac{\text{kg}}{\text{sec}}$

Erweiterungswinkel

$\beta := 3\text{deg}$ (β ist die Hälfte des Winkels α aus Bild 3)

Fragestellung:

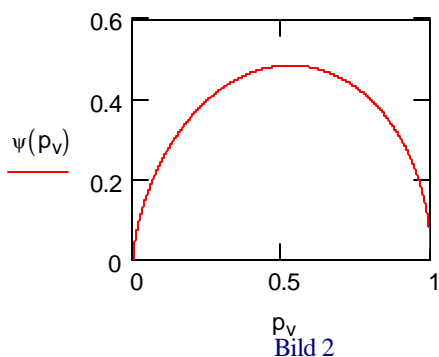
Gesucht wird der Druck- bzw. Geschwindigkeitsverlauf innerhalb der Lavaldüse, in Abhängigkeit von der Geometrie (vom Durchmesser). Es sind auch noch folgende konkreten Werte zu berechnen:

- kleinste Querschnitt d_{\min}
- Austrittsquerschnitt d_a
- kritische Geschwindigkeit w_{krit}
- Austrittsgeschwindigkeit w_a

Kleinste Querschnitt:

Ausflußgleichung

$$\psi(p_v) := \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa - 1} \cdot \left(p_v^{\frac{2}{\kappa}} - p_v^{\frac{\kappa+1}{\kappa}} \right)} \quad p_v := 0, 0.001 \dots 1$$



$\psi_d(p_v) := \frac{d}{dp_v} \psi(p_v)$

$P_{\text{tmp}} := 0.5$

$P_{\text{tmp}} := \text{root}(\psi_d(P_{\text{tmp}}), P_{\text{tmp}})$

$\psi_{\text{max}} := \psi(P_{\text{tmp}})$

$\psi_{\text{max}} = 0.484$

Dichte der Luft beim Eintritt (aus Gasgleichung)

$$\rho_i := \frac{p_i}{R \cdot T_i}$$

$$\rho_i = 6.969 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

Kleinste Querschnitt aus (Gl. 6)

$$A_{\min} := \frac{m_p}{\psi_{\max} \cdot \sqrt{2 \cdot p_i \cdot \rho_i}}$$

$$d_{\min} := \sqrt{\frac{4 \cdot A_{\min}}{\pi}}$$

$$d_{\min} = 11.679 \text{ mm}$$

Austrittsquerschnitt:

Wert der Ausflußfunktion am Austritt

$$\psi_a := \psi \left(\frac{p_a}{p_i} \right)$$

$$\psi_a = 0.329$$

Austrittsquerschnitt laut (Gl. 6)

$$A_{\min} \cdot \psi_{\max} = A_a \cdot \psi_a$$

$$A_a := A_{\min} \cdot \frac{\psi_{\max}}{\psi_a}$$

$$d_a := \sqrt{\frac{4 \cdot A_a}{\pi}}$$

$$d_a = 14.162 \text{ mm}$$

Druck- und Geschwindigkeitsverlauf:

Um im Vorhinein ein unnötige Fehlerquelle zu eliminieren, wird in diesem Teilabschnitt ohne Dimensionen gerechnet.

$$d_{\min} := \frac{d_{\min}}{\text{mm}} \quad d_a := \frac{d_a}{\text{mm}} \quad m_p := m_p \cdot \frac{\text{sec}}{\text{kg}} \quad p_i := p_i \cdot \frac{\text{m}^2}{\text{newton}} \quad \rho_i := \rho_i \cdot \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$$

$$p_a := p_a \cdot \frac{\text{m}^2}{\text{newton}} \quad A_a := \frac{A_a}{\text{m}^2}$$

Abrundungsradius (divergierender Düsenteil)

$$r_{ab} := d_{\min}$$

Offsets des Abrundungsradiuses

$$o_x := r_{ab} \quad o_y := \frac{3 \cdot d_{\min}}{2}$$

Teilfunktion: divergierender Düsenteil

$$r1(x) := -\sqrt{r_{ab}^2 - (x - o_x)^2} + o_y$$

Schnittpunkt der beiden Teilfunktionen

$$x := 2$$

Given

$$\frac{d}{dx}r1(x) = \tan(\beta)$$

$$x_S := \text{find}(x)$$

$$x_S = 12.291$$

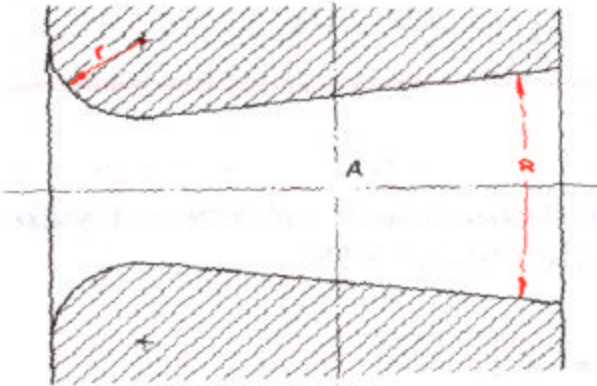


Bild 3

Gesamtlänge der Düse

$$l := \frac{d_a - 2 \cdot r1(x_S)}{\tan(\beta \cdot 2)} + x_S$$

Teilfunktion: erweiterter Düsenteil

$$r2(x) := \frac{d_a}{2} - l \cdot \tan(\beta) + \tan(\beta) \cdot x$$

Gesamte Durchmesserfunktion

$$r(x) := \text{if}(x \leq x_S, r1(x), r2(x))$$

Ausflußfunktion abhängig vom Durchmesser (Gl. 6)

$$\psi_{dm}(x) := \frac{m_p}{\frac{\pi \cdot (2 \cdot r(x) \cdot 10^{-3})^2}{4} \cdot \sqrt{2 \cdot p_i \cdot \rho_i}}$$

Druckfunktion: divergierender Düsenteil

$$p_{tmp} := 0.6$$

Given

$$\psi_{dm}(x) = \psi(p_{tmp})$$

$$p1(x) := \text{find}(p_{tmp}) \cdot p_i \cdot 10^{-5}$$

Druckfunktion: erweiterter Düsenteil

$$p_{tmp} := 0.1$$

Given

$$\psi_{dm}(x) = \psi(p_{tmp})$$

$$p2(x) := \text{find}(p_{tmp}) \cdot p_i \cdot 10^{-5}$$

Gesamte Druckfunktion

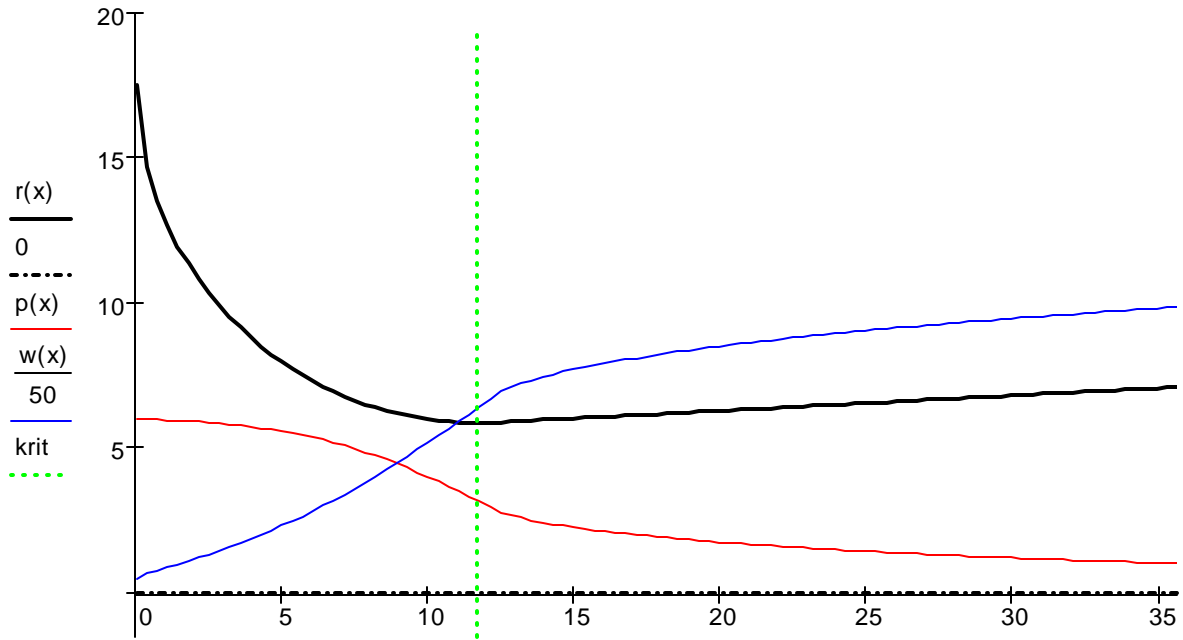
$$p(x) := \text{if}(x \leq d_{min}, p1(x), p2(x))$$

Geschwindigkeitsfunktion (Gl. 2)

$$w(x) := \sqrt{2 \cdot \frac{p_i}{\rho_i} \cdot \frac{\kappa}{\kappa - 1} \cdot \left[1 - \left(\frac{p(x) \cdot 10^5}{p_i} \right)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}} \right]}$$

Druck- und Geschwindigkeitsverlauf

$x := 0, \frac{l}{100} \dots l$ $krit := -1.5 \dots 20$



- Geometrie der Lavaldüse im Halbschnitt $x, x, x, x, 0_x$ [mm]
 - - - - - Mittellinie der Lavaldüse
 - Druckverlauf $p(x)$ [bar]
 - Geschwindigkeitsverlauf $w(x)$ (M 1:50) [m/s]
 - Kritischer Punkt
- Bild 4

Austrittsgeschwindigkeit aus (Gl. 4) [m/s]:

$$w_a := \frac{m_p}{(A_a \cdot \rho_i)} \cdot \left(\frac{p_i}{p_a} \right)^{\left(\frac{1}{\kappa} \right)}$$

$w_a = 491.406$

Austrittsgeschwindigkeit aus $w(x)$ [m/s]:

$w(l) = 491.406$

Kritische Geschwindigkeit [m/s]:

$w(0_x) = 316.929$