

Sommersemester 2011

Strömungsmaschinen II

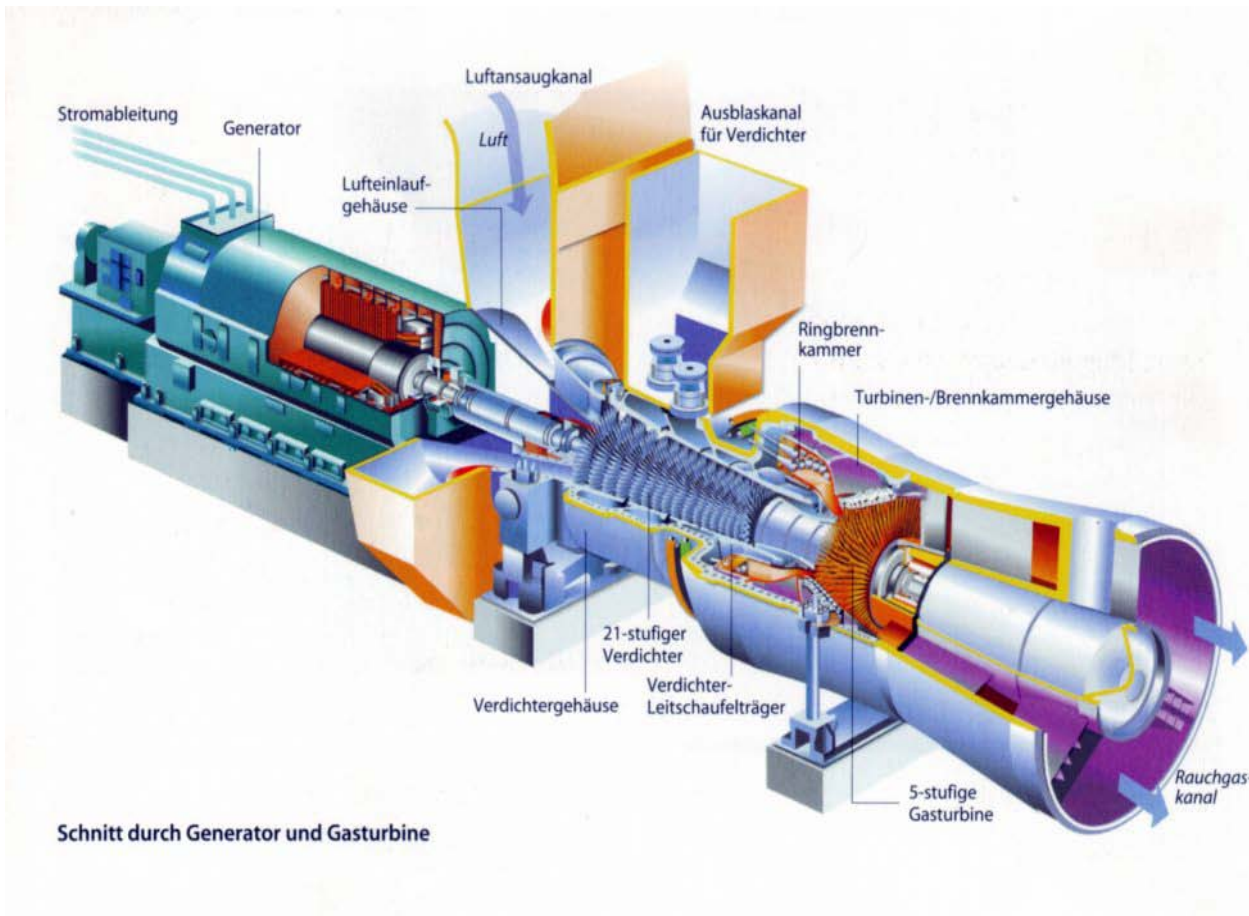
Thermische Strömungsmaschinen

Prof. Dr. Hendrik Wurm
Lehrstuhl für Strömungsmaschinen



- Einführung / industrieller Hintergrund
- Thermodynamische und **strömungstechnische Grundlagen**
Zustandsänderungen, Kreisprozesse
Navier-Stokes-Gleichungen, Kontinuitätsgleichung
Überschallströmungen
- Aufbau, Entwurf und Anwendung von Gasturbinen
- Aufbau und Wirkungsweise von Flugtriebwerken
- Einführung in die Akustik
- Aufbau, Entwurf, Anwendung und Regelung von Dampfturbinen (Dr. Strenziok)
- Dynamik – Berechnung von Eigenfrequenzen

Prinzipieller Aufbau einer Gasturbine



Quelle: www.hagelstein-consult.de

- Turbine – Erzeugung der mechanischen Leistung
 - Verdichter --- Druckerhöhung der angesaugten Luft vor der Turbine
 - Brennkammer --- Temperaturerhöhung des resultierenden Verbrennungsgases
- oder
- Erhitzer



- Euler-Gleichung
- Bernoulli-Gleichung
- Kontinuitätsgleichung
- Schallgeschwindigkeit und Schallausbreitung
- Düsen- und Diffusorenform für Unter- und Überschall

$$(\rho \cdot A \cdot ds) \cdot \left(\frac{dc}{dt} \right) = - \frac{dp}{ds} A ds - g \cdot \rho \cdot A \frac{dh}{ds} ds \quad (1)$$

für stationäre Strömungen

$$c dc = - \frac{dp}{\rho} - g dh \quad (2)$$

Integration für $r = \text{const} \rightarrow$ Bernoulli-Gleichung

$$\frac{\rho c^2}{2} + p + g \rho h = \text{const} \quad (3)$$

Einführung des Ruhezustandes 0 bei $c=0$ m/s

- für isentrope Vorgänge gilt:

$$\frac{T}{T_0} = \left(\frac{\rho}{\rho_0} \right)^{\kappa-1}$$

mit $p = \rho \cdot R \cdot T$

wird
$$\frac{p}{p_0} = \left(\frac{\rho}{\rho_0} \right)^{\kappa} = \left(\frac{T}{T_0} \right)^{\frac{\kappa}{\kappa-1}} \quad (4)$$

Integration der Eulergleichung und Einsetzen von (4)
liefert die Bernoulli-Gleichung der Gasdynamik

$$\frac{c^2}{2} + \int \frac{\partial c}{\partial t} ds + \frac{\kappa}{\kappa - 1} \frac{p_0}{\rho_0} \left(\frac{p}{p_0} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} = e$$

und für stationäre Strömungen

$$\frac{c^2}{2} + \frac{\kappa}{\kappa - 1} \frac{p_0}{\rho_0} \left(\frac{p}{p_0} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} = e$$

Ausströmgeschwindigkeit aus einem Kessel ($c=0$ im Kessel)

$$c^2 = \frac{2 \kappa}{\kappa - 1} \frac{p_0}{\rho_0} \left[1 - \left(\frac{p}{p_0} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]$$

$$c^2_{max} = \frac{2 \kappa}{\kappa - 1} \frac{p_0}{\rho_0}$$

Ausströmung in Vakuum

$$c_1 \rho_1 A_1 = c_2 \rho_2 A_2 = \dot{m} = \text{const}$$

In der Vorlesung Strömungsmaschinen 1 Massebilanz am Volumenelement, es folgt

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial(\rho c_x)}{\partial x} + \frac{\partial(\rho c_y)}{\partial y} + \frac{\partial(\rho c_z)}{\partial z} = 0$$

Schallgeschwindigkeit

$$a^2 = \frac{dp}{d\rho}$$

Für isentrope Zustandsänderungen mit Gl. (4)

$$\frac{dp}{d\rho} = \kappa \frac{p}{\rho}$$

$$a = \sqrt{\frac{dp}{d\rho}} = \sqrt{\kappa \frac{p}{\rho}}$$

$$p = \rho \cdot R \cdot T$$

$$a = \sqrt{\kappa R T}$$

→ a wird mit kleiner werdender Temperatur kleiner



- 1) subsonische Strömung $c < a$
- 2) transsonische Strömung $c \approx a$
- 3) supersonische Strömung $c > a$

- Kennzeichnung mit der Machzahl $Ma = \frac{c}{a}$ (örtliche Machzahl)
- Für $Ma < 0,4$ wird üblicherweise die Kompressibilität des Gases vernachlässigt

Schallgeschwindigkeit bei 25°C

Gas	Luft	CO ₂	H ₂
a[m/s]	347	275	1320

zum Vergleich

$$a_{\text{Stahl}} = 5100\text{m/s}$$

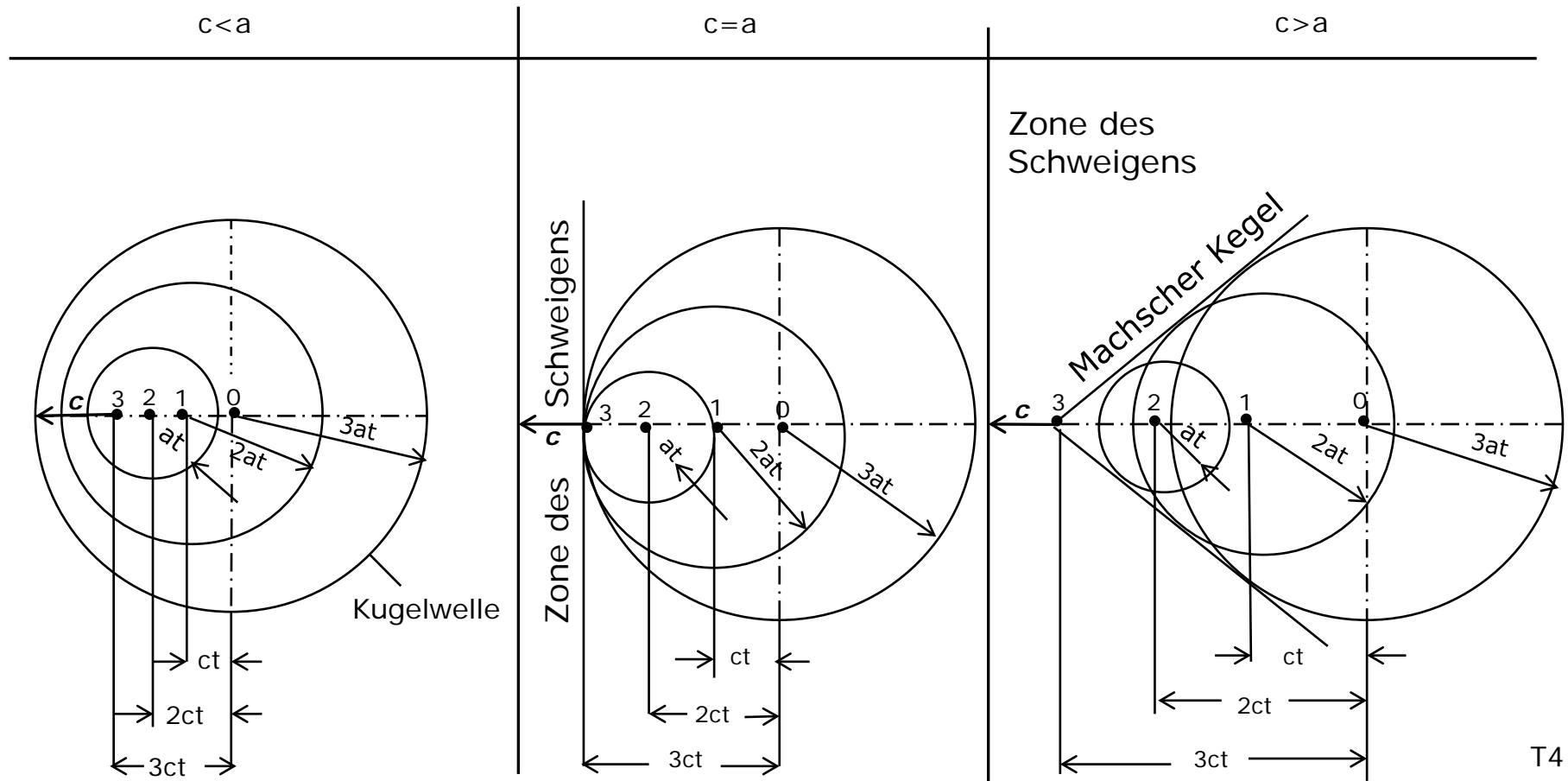
$$a_{\text{Wasser}} = 1400\text{m/s}$$

Verhalten der Schallgeschwindigkeit

$$c = 0 \rightarrow a_0 = \max$$

Für größer werdende Geschwindigkeit c wird a kleiner

$$a^2 = a_0^2 - \frac{\kappa - 1}{2} c^2$$





Schallausbreitung in einem Gebiet, das von den Machschen Linien begrenzt wird.

Je kleiner die Machzahl, desto größer der Machsche Winkel.



- Isentropenbeziehung

$$\frac{p}{p_0} = \left(\frac{\rho}{\rho_0}\right)^\kappa = \left(\frac{T}{T_0}\right)^{\frac{\kappa}{\kappa-1}} \quad (4)$$

- Bernoulligleichung

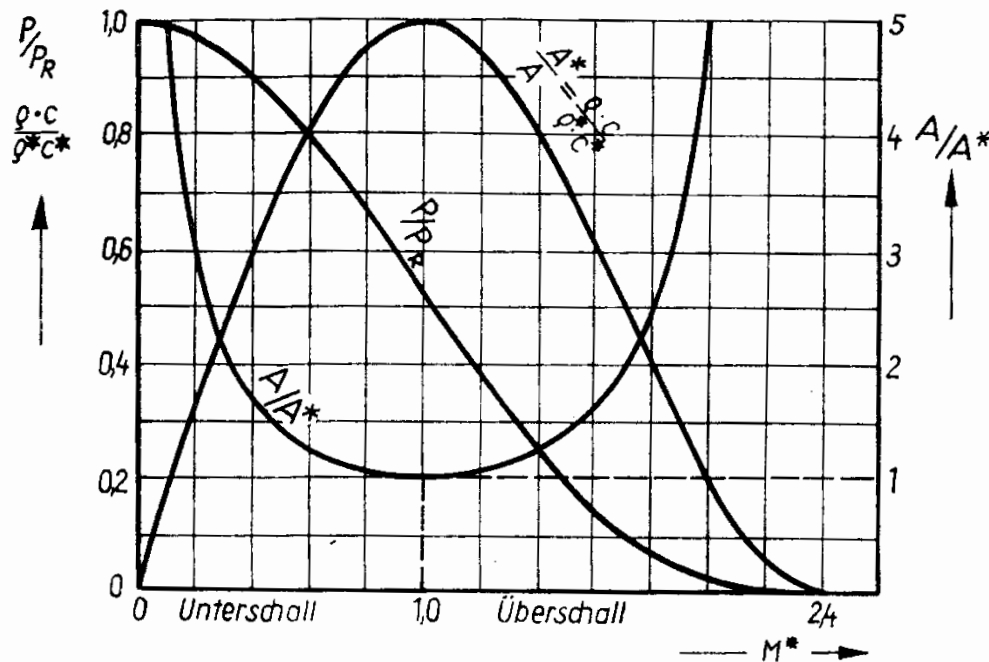
$$c^2 = \frac{2\kappa}{\kappa-1} \frac{p_R}{\rho_R} \left[1 - \left(\frac{p}{p_R}\right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right] \quad (7)$$

- Schallgeschwindigkeit

$$a^2 = \kappa \frac{p_R}{\rho_R} \left(\frac{p}{p_R}\right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \quad (8a)$$

$$a^{*2} = \frac{2\kappa}{\kappa+1} \frac{p_R}{\rho_R} \quad (8b)$$

- $$\frac{T}{T_0} = \left(\frac{\rho}{\rho_0} \right)^{\kappa - 1}$$



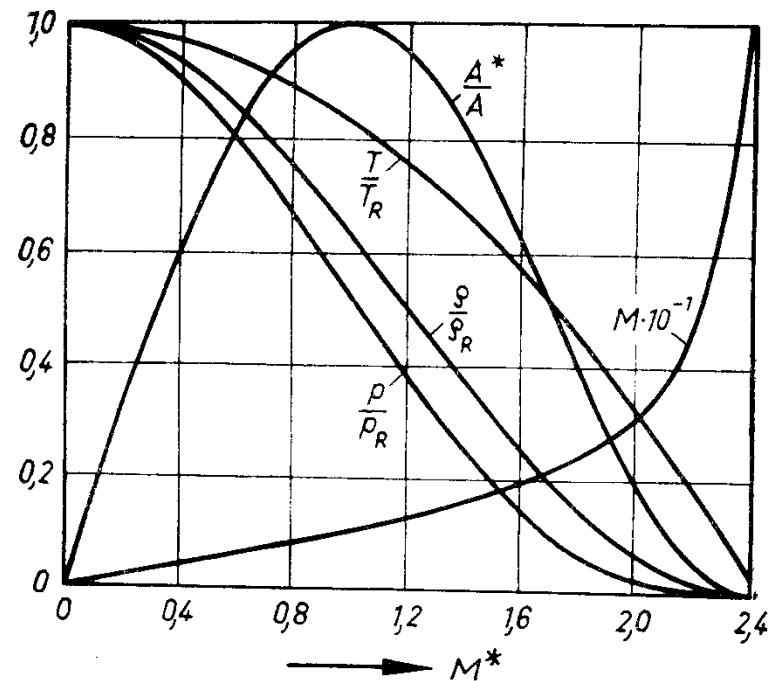
- Einsetzen von (8) in (7) und (6)
liefert eine Beziehung für $(p/p_R) = f(c/a^*)$

→ Aussage für das Druckverhältnis bei dem Schallgeschwindigkeit erreicht wird

- Einsetzen von (8) in die Kontinuitätsgleichung liefert eine Beziehung
für das Flächenverhältnis A^*/A

→ Aussage über den Flächenverlauf

$$A^*/A = f(c/a^*)$$

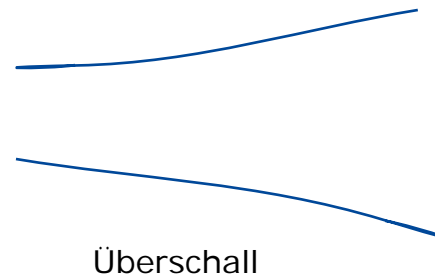
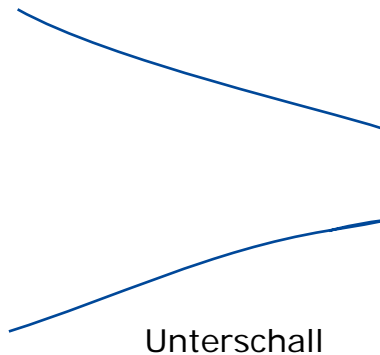




Aufgabe Düse: Beschleunigung und Druckabsenkung

Aufgabe Diffusor: Verzögerung und Druckerhöhung

Düsen



Diffusoren

