# 1 Thermodynamik

isotherm: 
$$\Delta u = 0$$
  $\Delta T = 0$   $\Delta w = +R T \ln \left(\frac{v_1}{v_2}\right) = -R T \ln \left(\frac{p_1}{p_2}\right)$ 

isobar: 
$$\Delta w = R \Delta T$$
  $\Delta p = 0 \Rightarrow \int v dp = 0$   $\Delta h = \Delta q_a \text{ wenn } \Delta q_R = 0$ 

isochor: 
$$\Delta v = 0 \Rightarrow \int p dv = 0$$
  $\Delta u = \Delta q_a \text{ wenn } \Delta q_R = 0$ 

Enthalpie: h = u + pv

**1. HS:** 
$$\Delta h = \Delta q_a + \Delta q_R + \int v \, dp$$
  $\Delta u = \Delta q_a + \Delta q_R - \int p \, dv$   $\Delta Q + \Delta W = \Delta U + \Delta E_a$ 

**2. HS:** 
$$\Delta q_{rev} = \Delta q_a + \Delta q_R = \int T \, ds$$

### 1.1 Ideales Gas

$$v_{mn} = 22,414 \frac{\text{Nm}^3}{\text{kmol}} \qquad V_n = n \ v_{mn} \qquad R = \frac{R_{\text{m}}}{M} \qquad \kappa = \frac{c_p}{c_v}$$

$$R_{\text{m}} = 8314,47 \frac{J}{\text{kmol K}} \qquad p \ v = R \ T \qquad p \ V = m \ R \ T \qquad p \ V = n \ R_{\text{m}} \ T$$

$$c_p = \frac{c_{pm}}{M} = R + c_v = R \frac{\kappa}{\kappa - 1} \qquad c_p = c_p|_{t_1}^{t_2} = \frac{c_p|_0^{t_2} \cdot t_2 - c_p|_0^{t_1} \cdot t_1}{t_2 - t_1} \qquad \Delta u = c_v \ \Delta T \qquad \Delta h = c_p \ \Delta T$$

$$\Delta s = c_v \ln \left(\frac{T_2}{T_1}\right) + R \ln \left(\frac{v_2}{v_1}\right) = c_p \ln \left(\frac{T_2}{T_1}\right) - R \ln \left(\frac{p_2}{p_1}\right) = c_p \ln \left(\frac{v_2}{v_1}\right) + c_v \ln \left(\frac{p_2}{p_1}\right)$$
sentrope: 
$$\frac{T_{2s}}{T_1} = \left(\frac{v_1}{v_2}\right)^{\kappa - 1} = \left(\frac{p_2}{p_1}\right)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}} \qquad p \ v^{\kappa} = p_1 \ v_1^{\kappa} = \text{konst.}$$

$$\int p \, dv = \frac{1}{\kappa - 1} R \, T_1 \left[ 1 \, - \, \left( \frac{v_1}{v_2} \right)^{\kappa - 1} \right] \qquad \int v \, dp = \frac{\kappa}{\kappa - 1} R \, T_1 \left[ \left( \frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}} - 1 \right]$$

$$\text{Polytrope analog mit:} \qquad \mathbf{n} = \frac{\ln \left( \frac{p_2}{p_1} \right)}{\ln \left( \frac{p_2}{p_1} \right) - \ln \left( \frac{T_2}{T_1} \right)} \qquad \qquad = 1 - \frac{\ln \left( \frac{T_2}{T_1} \right)}{\ln \left( \frac{v_1}{v_2} \right)} \, \text{statt } \kappa$$

# 1.2 Gemische idealer Gase – Species i

$$y_{i} = \frac{n_{i}}{n} = \frac{V_{i}}{V} = \frac{\dot{V}_{i}}{\dot{V}} = \frac{p_{i}}{p} \qquad w_{i} = \frac{m_{i}}{m} = \frac{\dot{m}_{i}}{\dot{m}} = y_{i} \frac{M_{i}}{M} \qquad M = \sum y_{i} M_{i} \qquad M_{i} = \frac{m_{i}}{n_{i}}$$

$$c_{p} = \sum c_{pi} w_{i} \qquad \text{analog für: } c_{v}, \ \Delta u, \ \Delta h, \ \Delta s \qquad c_{mp} = \sum y_{i} \ c_{mpi} \qquad \dot{V} = A \ c$$

# 1.3 Inkompressible Flüssigkeiten

$$c_v = c_p$$
  $v = \frac{1}{\varrho} = \text{konst.}$   $\dot{m} = \dot{V} \ \varrho$   $\Delta u = c_p \Delta T$   $\Delta h = c_p \Delta T + v \Delta p$   $\Delta s = c_p \ln \left(\frac{T_2}{T_1}\right)$ 

## 1.4 Gemische mischbarer, inkompressibler Flüssigkeiten – Species i

$$m_{i} = \frac{V_{i}}{v_{i}} \qquad v = \sum v_{i}w_{i} \qquad m = \sum m_{i} \qquad w_{i} = \frac{m_{i}}{m}$$

$$c_{p} = \sum c_{pi}w_{i} \qquad \text{analog für}\Delta u, \ \Delta h, \ \Delta s \qquad \Delta s_{i} = c_{pi}\ln\left(\frac{T_{2i}}{T_{1i}}\right) + R_{i}\ln\left(\frac{v_{2i}}{v_{1i}}\right)$$

$$x_{i} = w_{i}\frac{M}{M_{i}} = \varphi_{i}\frac{v_{i}}{vM_{i}} \qquad w_{i} = x_{i}\frac{M_{i}}{M} = \varphi_{i}\frac{v}{v_{i}} \qquad \varphi_{i} = x_{i}\frac{vM}{v_{i}M_{i}} = w_{i}\frac{v_{i}}{v}$$

## 1.5 Nassdampf: u' = Wasser, u'' = Dampf

$$x=\frac{m''}{m'+m''}=\frac{u-u'}{u''-u'}$$
 
$$u=(1-x)\ u'+xu'' \qquad \qquad u=u'+x\ (u''-u') \qquad \qquad \text{analog f\"ur: } v,\ h,\ s$$

### 1.6 Geschlossene Systeme

### 1.7 Offene Systeme

$$\Delta w_v = -\int p \, \mathrm{d}v$$

$$\Delta U + \Delta E_a = \Delta Q_a + \Delta W_i + \sum \Delta m_j (h_j + e_{aj})$$

### 1.8 Einseitig offene Systeme

$$T_2 = T_1 \frac{\kappa}{1 + \frac{p_1}{n_2}(\kappa - 1)}$$
  $\Delta m = \frac{m_1 (T_2 - T_1)}{\kappa T_1 - T_2}$ 

$$\Delta m = \frac{m_1 (T_2 - T_1)}{\kappa T_1 - T_2}$$

$$\Delta W_v = -p \ \Delta V$$

## 1.9 Ruhende, stationäre, 2-seitig offene Systeme

$$\Delta h + \Delta e_a = \Delta q_a + \Delta w_i$$

$$\Delta h = \Delta q_a + \Delta q_R + \int v \, \, \mathrm{d}p$$

$$\int v \, \mathrm{d}p + \Delta q_R + \Delta e_a = \Delta w_i$$

### 1.10 Wirkungsgrade

$$\eta_{is} = \frac{\Delta w_{s=konst.}}{\Delta w_i}$$
 $\eta_{it} = \frac{\Delta w_{T=konst.}}{\Delta w_i}$ 
 $\eta_a = \frac{\Delta w_i}{\Delta w_{eff}}$ 
 $\eta_{eff} = \eta_i \, \eta_a$ 

$$\eta_{it} = \frac{\Delta w_{T=konst.}}{\Delta w_i}$$

$$\gamma_a = \frac{\Delta w_i}{\Delta w_{eff}}$$

$$\eta_{eff} = \eta_i \; \eta_a$$

$$\eta_{is} = \frac{\Delta w_i}{\Delta w_{s=konst.}}$$
 $\eta_{it} = \frac{\Delta w_i}{\Delta w_{T=konst.}}$ 
 $\eta_a = \frac{\Delta w_{eff}}{\Delta w_i}$ 
 $\eta_{eff} = \eta_i \eta_a$ 

$$\eta_{it} = \frac{\Delta w_i}{\Delta w_{T=konst}}$$

$$\eta_a = \frac{\Delta w_{ef}}{\Delta w_c}$$

$$\eta_{eff} = \eta_i \ \eta_a$$

$$\eta_{wue} = \frac{\dot{Q}}{\dot{Q}_{max}}$$

## 1.11 Ruhende, stationäre, 3-seitig offene Systeme

$$\sum m_i \ \Delta h_i = 0$$

## 1.12 Ruhende, stationäre, 4-seitig offene Systeme

$$\sum m_i \ \Delta h_i = 0$$

Verdichter + Turbine: 
$$P_{vi} + P_{T,eff} = 0$$

$$P_{vi} + P_{T,eff} = 0$$

montiert auf einer Welle

# 1.13 Kreisprozesse

$$\eta_{therm} = \frac{|\Delta w_{ab}|}{\Delta q_{zu}}$$

$$EER = \frac{\Delta q_{zu}}{\Delta w_{zu}}$$

$$COP = \frac{|\Delta w_{ab}|}{\Delta w_{zu}}$$

$$\eta_{therm} = 1 - \frac{T_{ab}}{T_{zz}}$$

$$EER = \frac{T_{zu}}{T_{ab} - T_{zu}}$$

$$\eta_{therm} = \frac{|\Delta w_{ab}|}{\Delta q_{zu}}$$

$$EER = \frac{\Delta q_{zu}}{\Delta w_{zu}}$$

$$COP = \frac{|\Delta w_{ab}|}{\Delta w_{zu}}$$

$$\eta_{therm} = 1 - \frac{T_{ab}}{T_{zu}}$$

$$EER = \frac{T_{zu}}{T_{ab} - T_{zu}}$$

$$COP = \frac{T_{ab}}{T_{ab} - T_{zu}}$$

$$\eta_{therm,max} = 1 - \frac{T_1}{T_2}$$

$$\eta_G = \frac{\text{EER}}{\text{EER}_{Carnet}}$$

$$\eta_G = \frac{\text{COP}}{\text{COP}_{Carnot}}$$

# 1.14 Exergie

$$e = \Delta w_{eff}$$

$$e = u - u_u - T_u (s - s_u) - p_u (v_u - v)$$

$$e = h - h_u - T_u (s - s_u)$$

$$e = \int \left(1 - \frac{T_u}{T}\right) dl q_a \cong \left(1 - \frac{T_u}{T_m}\right) \Delta q_a$$

$$\zeta = \frac{e_{ab}}{e_{ab}}$$

# 2 Strömungslehre

Dazu gehört auch die THD Formelsammlung. Notiz: rho =  $\varrho \neq p$  = Druck, nü =  $\nu \neq v$ 

### 2.1 Hydrostatik

ikennzeichnet eine beliebige Richtung z.B.  $x,\,y,\,z$ oder die Richtung einer schrägen Wand s kennzeichnet den Schwerpunkt

Druckgradient:  $\frac{\partial p}{\partial x_i} = \varrho \ f_i$  Für  $f_z = g$  ist der Überdruck  $p_{\ddot{u}(z)} = \varrho \ g \ z$   $g, z \downarrow$  Exzentrizität:  $e_{Si} = \frac{I_{Si}}{s_{Si} \ A}$  Vertikale Wandkraft:  $F_{wi} = p_{\ddot{u},S} \ A_i$ 

 $\boldsymbol{s}_{Si}$  Lage des Flächenschwerpunkts S von Oberfläche in Richtung i

 $I_{Si}$  Flächenträgheitsmoment in Richtung i um horizontale Achse durch Schwerpunkt S Horizontale Wandkraft  $F_{wz}$  = Gewicht des darüberliegenden Fluids

- Rechteckiger Deckel mit Breite a, Höhe b:  $I_{Ss} = \frac{a b^3}{12} \qquad A = a b \qquad e_{Ss} = \frac{b^2}{12 s_{Ss}}$
- Kreisförmiger Deckel mit Radius r:  $I_{Ss} = \frac{r^4 \pi}{4} \qquad A = r^2 \pi \qquad e_{Ss} = \frac{r^2}{4 s_{Ss}}$
- Gleichschenkeliges Dreieck, Basis a, Höhe b:  $I_{Ss} = \frac{a \ b^3}{36} \qquad A = \frac{a \ b}{2} \qquad e_{Ss} = \frac{b^2}{18 \ s_{Ss}}$

Statische Auftriebskraft an der Unterseite eines eingetauchten Körpers:  $F_A = \varrho_{Fl}~g~V_{K,eingetaucht}$ 

- Horizontal beschleunigte Flüssigkeiten:  $p_{\ddot{u}(x,z)} = -\varrho \ a \ x \varrho \ g \ (z z_0) \qquad z_0 = h_0 + \frac{a}{g} x_S$ 
  - Spiegeloberfläche Neigung  $\alpha = \arctan \frac{a}{q}$   $z_{(x)} = z_0 \frac{a}{q}x$
- Rotierend beschleunigte Flüssigkeiten:  $p_{\ddot{u}(r,z)} = \frac{\varrho}{2} r^2 \omega \varrho g (z z_0) \qquad z_0 = h_0 \frac{I_p \omega^2}{2 g A}$ 
  - Spiegeloberfläche  $I_p = I_{pS} + r_S^2 A$   $z_{(r)} = z_0 + \frac{r^2 \omega^2}{2 g}$

 $I_{pS}$  polare Trägheitsmoment um Schwerpunkt S —  $r_S$  ist der Abstand vom Schwerpunkt zur Drehachse

#### 2.2 Aerostatik

Standardatmosphäre n = 1,235 
$$p_0 = 1$$
 atm = 101 325 Pa  $T_0 = 15$  °C = 288,15 K  $H_0 = 8430$  m 
$$\frac{p_{(z)}}{p_0} = \left(1 - \frac{n-1}{n} \frac{z}{H_0}\right)^{\frac{n}{n-1}} \qquad \frac{T_{(z)}}{T_0} = \left(1 - \frac{n-1}{n} \frac{z}{H_0}\right) \qquad \frac{\varrho_{(z)}}{\varrho_0} = \left(1 - \frac{n-1}{n} \frac{z}{H_0}\right)^{\frac{1}{n-1}}$$

#### 2.3 Massenbilanz MB

$$\sum \dot{m}_{ein} - \sum \dot{m}_{aus} = 0 \qquad \qquad \dot{m} = \varrho \ \dot{V} \qquad \qquad \dot{V} = A \ c \qquad \qquad c \perp A$$

#### 2.4 Energiebilanz EB, siehe auch THD

$$\Delta h + \Delta \frac{c^2}{2} + g \ \Delta z = \Delta q_a + \Delta w_i \qquad \Delta h = \Delta q_a + \Delta q_R + \int v \ dp$$

$$\int v \ dp + \Delta q_R + \Delta \frac{c^2}{2} + g \ \Delta z = \Delta w_i \qquad \text{Inkompressibel: } \frac{\Delta p}{\varrho} + \Delta q_R + \Delta \frac{c^2}{2} + g \ \Delta z = \Delta w_i$$

3

### 2.5 Impulsmomentenbilanz um Achse i IB<sub>i</sub>

 $c_i$  ist die Geschwindigkeitskomponente in Richtung i (relativ zum bewegten Kontrollvolumen)

$$\sum \dot{I}_{ein} - \sum \dot{I}_{ein} + \sum F_{p,i} + \sum F_{R,i} + \sum F_{g,i} = 0 \quad \dot{I} = \dot{m} \ c_i \quad F_{p,i} = p_{\ddot{u}} \ A_i \quad F_{R,i} = \tau_W \ A_{Wi} \quad F_{g,i} = m \ g_i$$

## 2.6 Impulsbilanz in Richtung i IB<sub>i</sub>

 $c_n$  ist die Geschwindigkeit projiziert auf die Normalebene der Achse i $r_i$  ist der Hebelarm zur Achse i in der Normalebene der Achse i

$$\sum \dot{L}_{ein} - \sum \dot{L}_{ein} + \sum M_{p,i} + \sum M_{R,i} + \sum M_{g,i} = 0 \quad \dot{L} = \dot{m} \ c_n \ r_i \quad M_{p,i} = F_p \ r_i \quad M_{R,i} = F_R \ r_i \quad M_{g,i} = F_g \ r_i$$

### 2.7 Isentrope kompressible Strömungen

Isentrope, ideales Gas, Isentropen-Koeffizient  $\kappa$ : Siehe THD Formelsammlung

Index T kennzeichnet totale Bedingungen bzw. Ruhebedingungen bei c=0

Index k kennzeichnet kritische Bedingungen bei Schallgeschwindigkeit c=a

Index u kennzeichnet Umgebungsbedingungen

Geschwindigkeitsfunktion  $\nu$ 

Durchflussfunktion 
$$\psi$$

$$\nu_{\left(\frac{p}{p_T},\kappa\right)} = \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa - 1} \left[1 - \left(\frac{p}{p_T}\right)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}}\right]}$$

EB: 
$$c = \sqrt{2 R T_T} \cdot \nu_{(p/p_T,\kappa)}$$

$$\nu_{(\frac{p}{p_T},\kappa)} = \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa - 1} \left[ 1 - \left( \frac{p}{p_T} \right)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}} \right]} \qquad \qquad \psi_{(\frac{p}{p_T},\kappa)} = \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa - 1} \left[ \left( \frac{p}{p_T} \right)^{\frac{2}{\kappa}} - \left( \frac{p}{p_T} \right)^{\frac{\kappa + 1}{\kappa}} \right]}$$

MB: 
$$\dot{m} = A \varrho_T \sqrt{2 R T_T} \cdot \psi_{(p/p_T, \kappa)}$$

$$\frac{p_k}{p_T} = \left(\frac{2}{\kappa + 1}\right)^{\frac{\kappa}{\kappa - 1}} \quad \nu_k = \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa + 1}} \quad \psi_k = \psi_{max} = \sqrt{\frac{\kappa}{\kappa + 1}} \left(\frac{2}{\kappa + 1}\right)^{\frac{1}{\kappa - 1}} \quad \frac{T_k}{T_T} = \frac{2}{\kappa + 1} \quad \frac{\varrho_k}{\varrho_T} = \left(\frac{2}{\kappa + 1}\right)^{\frac{1}{\kappa - 1}}$$

$$c_k = a_k = \sqrt{\kappa \ R \ T_k}$$
 Schallgeschwindigkeit:  $a = \sqrt{\frac{\mathrm{d}p}{\mathrm{d}\varrho}} = \sqrt{\kappa \ R \ T}$  Machzahl:  $\mathit{Ma} = \frac{c}{a}$ 

Der Druck am Auslass einer einfachen konvergenten Düse  $p_a = \max(p_u, p_k)$ 

Für gegebene Ruhebedingungen ist der Druck am Auslass einer korrekt ausgelegten Laval Düse  $p_a = p_u$ 

$$Ma = \sqrt{\frac{2}{\kappa - 1} \left[ \left( \frac{p}{p_T} \right)^{\frac{\kappa - 1}{-\kappa}} - 1 \right]}$$
$$\frac{\varrho}{\rho_T} = \left( \frac{p}{p_T} \right)^{\frac{1}{\kappa}} = \left( 1 + \frac{\kappa - 1}{2} Ma^2 \right)^{\frac{-1}{\kappa - 1}}$$

$$\frac{p}{p_T} = \left(1 + \frac{\kappa - 1}{2} Ma^2\right)^{\frac{-\kappa}{\kappa - 1}}$$

$$\frac{\varrho}{\varrho_T} = \left(\frac{p}{p_T}\right)^{\frac{1}{\kappa}} = \left(1 + \frac{\kappa - 1}{2}\,\mathit{Ma}^2\right)^{\frac{-1}{\kappa - 1}} \qquad \qquad \frac{T}{T_T} = \left(\frac{p}{p_T}\right)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}} = \left(1 + \frac{\kappa - 1}{2}\,\mathit{Ma}^2\right)^{-1}$$

## 2.8 Viskosität – Wandschubspannung

Dynamische Viskosität  $\mu$  in  $\left| \frac{\text{kg}}{\text{m s}} \right|$  bzw. [Pa s]

Newton's ches Schubspannungsgesetz  $\tau_{\rm w} = \mu \frac{\mathrm{d}c}{\mathrm{d}u}$ 

Kinematische Viskosität  $\nu = \frac{\mu}{c}$  in  $\left[\frac{m^2}{c^2}\right]$  $\gamma$  zeigt weg von der Wand.

## 2.9 Durchströmung

$$NPSH = \frac{p - p_d}{\dot{V}}$$
  $\dot{V} = c_{(y \text{ oder } r)} \, dA$  Kanal:  $dA = b \, dy$  Rohr:  $dA = r \, dr \, d\varphi$ 

Reynolds Zahl: 
$$Re = \frac{\overline{c} \ L_{char} \ \varrho}{U} = \frac{\overline{c} \ L_{char}}{V}$$
  $L_{char} = d_h = \frac{4 \ A}{U}$ 

$$NPSH = \frac{p - p_d}{\varrho \ g} \quad \dot{V} = c_{(y \text{ oder } r)} \ dA \qquad \text{Kanal: } dA = b \ dy \qquad \text{Rohr: } dA = r \ d$$

$$Reynolds \text{ Zahl:} \qquad Re = \frac{\overline{c} \ L_{char} \ \varrho}{\mu} = \frac{\overline{c} \ L_{char}}{\nu} \qquad L_{char} = d_h = \frac{4 \ A}{U}$$

$$Reibung: \qquad \Delta q_R = \frac{\Delta p_v}{\varrho} = g \ \Delta h \qquad = \left(\zeta_F + \lambda \frac{L}{d_h}\right) \frac{\overline{c}^2}{2} \qquad \Delta p_v = R_{ges} \ \dot{V}^2$$

$$Widerstands \qquad Reibung: \qquad Reibung:$$

Widerstand: 
$$R_i = \frac{\varrho}{2} \left( \zeta_{Fi} + \lambda_i \frac{L_i}{d_{hi}} \right)$$
 Seriell:  $R_{ges} = \sum R_i$  Parallel:  $\frac{1}{R_{ges}} = \left[ \sum \sqrt{\frac{1}{R_j}} \right]^2$ 

## 2.10 Laminare Durchströmung

$$Re_{dh} < 2300$$
 Rohrreibungsbeiwert  $\lambda = \frac{64}{Re_{dh}}$  Hydrodynamische Einlaufstrecke  $\frac{L_e}{d_h} = 0.06\,Re_{dh}$ 

Rohr Strömung: 
$$\frac{c_{(r)}}{c_{max}} = 1 - \left(\frac{r}{R}\right)^2$$

$$a_{nax} = rac{1}{2} rac{\Delta D}{\mu} rac{R^2}{\Delta L} \qquad A = R^2 \; \pi \qquad \overline{c} = rac{1}{2} c_{max}$$

## 2.11 Turbulente Durchströmung

$$Re_{dh} > 4000$$
 Rohrreibungsbeiwert  $\lambda$  aus Moody Diagr. Hydrodynamische Einlaufstrecke  $\frac{L_e}{d_h} = \frac{8}{\sqrt{\lambda}}$ 

½/7 Potenzgesetz: 
$$\frac{c_{(r)}}{c_{max}} = 1 - \left(\frac{r}{R}\right)^{1/7}$$

## 2.12 Strömungsmaschinen

Drehzahl 
$$\dot{n}$$
 Winkelgeschwindigkeit  $\omega = 2 \pi \dot{n}$ 

Umfangsgeschwindigkeit 
$$u=r$$
  $\omega$  Relativgeschwindigkeit  $w$  Absolutgeschwindigkeit  $c$ 

Index 
$$r$$
 steht für Radialkomponente Index  $u$  steht für Umfangskomponente

MB: 
$$\dot{m} = \varrho \ A_1 \ c_{1r} = \varrho \ A_2 \ c_{2r}$$
 EB:  $\Delta p = \varrho \left[ \Delta w - \frac{1}{2} (c_2^2 - c_1^2) - \Delta q_R \right]$ 

Euler'sche Momentengleichung aus IMB um Drehachse: 
$$M_{Antrieb} = \dot{m}(c_{2u} r_2 - c_{1u} r_1)$$

Leistung: 
$$P = M_{Antrieb} \ \omega = \dot{m} \ \Delta w$$
 Spez. Stutzenarbeit:  $\Delta w = c_{2u} \ u_2 - c_{1u} \ u_1 (= Y)$ 

Serienschaltung: 
$$\dot{V} = \dot{V}_i$$
  $\Delta p = \sum \Delta p_i$  Parallelschaltung:  $\dot{V} = \sum \dot{V}_i$   $\Delta p = \Delta p_i$ 

# 2.13 Umströmung

Umschlag von laminar auf turbulent bei 
$$5 \cdot 10^5 < Re_{Lchar} < 1 \cdot 10^6$$

Widerstandskraft 
$$F_W = c_W \frac{\varrho_{fl}}{2} c_{rel}^2 A$$
  $c_{rel} = c_\infty - c_{K\ddot{o}rper}$ 

# 2.14 Umströmung einer Platte

Char. Länge 
$$L_{char}$$
 = Umströmte Plattenlänge  $L$  bzw. an der Stelle  $x$ 

Bezugsfläche 
$$A=b\ L=$$
 Plattenoberfläche

Einfluss der Rauigkeit: siehe Widerstandsdiagramm der Platte

		Laminare Grenzschicht	Turbulente Grenzschicht (glatt)
Grenzschichtdicke	$\frac{\delta}{x} =$	$rac{5}{\sqrt{Re_x}}$	$\frac{0,37}{\sqrt[5]{Re_x}}$
Verdrängungsdicke	$\frac{\delta_1}{x} =$	$\frac{1,72}{\sqrt{Re_x}}$	$\frac{0,046}{\sqrt[5]{Re_x}}$
Impulsverlustdicke	$\frac{\delta_2}{x} =$	$\frac{0,665}{\sqrt{Re_x}}$	$\frac{0,036}{\sqrt[5]{Re_x}}$
Wandschubspannung	$\frac{\tau_{\rm w}}{\varrho \cdot u_{\infty}^2} =$	$\frac{0,332}{\sqrt{Re_x}}$	$\frac{0,0296}{\sqrt[5]{Re_x}}$
Widerstandsbeiwert	$c_{\mathrm{w}} =$	$\frac{1,328}{\sqrt{Re_l}}$	$\frac{0,074}{\sqrt[5]{Re_l}}$

## 2.15 Umströmung stumpfer Körper

Char. Länge  $L_{char}$  = Hydraulischer Durchmesser der Schattenfläche in Strömungsrichtung

Bezugsfläche A = Schattenfläche in Anströmrichtung

Umströmungsgeschwindigkeit an dickster Stelle (Apex): Zylinder:  $c_{Apex} = 2 c_{rel}$  Kugel:  $c_{Apex} = 1, 5 c_{rel}$ 

## 2.16 Dynamischer Auftrieb

Char. Länge  $L_{char}$  = Sehnenlänge des Profils L

Bezugsfläche  $A = Grundfläche des Profils bei Anstellwinkel <math>\alpha = 0^{\circ}$ 

Kraft am Profilende Nickmoment um Nase Dyn. Auftriebskraft Gleitzahl  $\epsilon$  und Gleitwinkel  $\gamma$ 

 $F_A = c_A \frac{\varrho_{fl}}{2} c_{rel}^2 A$   $F_M = c_M \frac{\varrho_{fl}}{2} c_{rel}^2 A$   $M_N = F_M L$  $\epsilon = \tan \gamma = \frac{F_W}{F_A} = \frac{c_W}{c_A}$ 

## 2.17 Kompressible Flüssigkeiten

Schallgeschwindigkeit:  $a = \sqrt{\frac{E}{\varrho}}$  Flüssigkeit in elastischen Rohren:  $a = \frac{\sqrt{\frac{E}{\varrho}}}{\sqrt{1 + \frac{dE}{\varrho E}}}$ 

 $\Delta t > 3 \frac{2 L}{4}$ Empfohlene Schließzeit: Joukowski Stoß:  $\Delta p = \varrho \ a \ c$ 

### 2.18 Gas-Flüssig Strömung

 $\Delta p = \frac{4 \sigma}{d}$  Spez. Zerstäubungsarbeit:  $\Delta w = \frac{6 \sigma}{\rho d}$ Überdruck in Tröpfchen:

Steighöhe in Kapillaren:  $h = \frac{4 \sigma \cos \gamma}{\varrho \ g \ d}$  Weber Zahl:  $We = \frac{\varrho \ c^2 \ d}{\sigma}$  Schallgeschwindigkeit:  $a = \sqrt{\frac{\mathrm{d} p}{\mathrm{d} \varrho}} = \sqrt{\frac{p_0 \ \kappa \ \varrho_{g0}}{w_g \ \varrho^2} \left[\frac{\varrho_{g0}}{w_g} \left(\frac{1}{\varrho} - \frac{1 - w_g}{\varrho_{g0}}\right)\right]^{-\kappa - 1}}$ 

#### 2.19 Senkrechter Verdichtungsstoß

EB:  $\frac{c_2}{c_1} = \frac{1}{\kappa + 1} \left[ \kappa - 1 + \frac{2}{Ma_2^2} \right]$ < 1 IB:  $\frac{p_2}{p_1} = 1 + \frac{2 \kappa}{\kappa + 1} (Ma_1^2 - 1)$ 

MB:  $\frac{\varrho_2}{\varrho_1} = \frac{(\kappa + 1) Ma_1^2}{(\kappa - 1) Ma_1^2 + 2}$ > 1

Mit:  $T = \frac{p}{R \ o}$  und  $a = \sqrt{\kappa \ R \ T}$  folgt:

 $\frac{T_2}{T_1} = \frac{a_2^2}{a_1^2} = 1 + \frac{2(\kappa - 1)}{(\kappa + 1)^2} \frac{\kappa M a_1^2 + 1}{M a_1^2} (M a_1^2 - 1) > 1$ 

 $Ma_2 = \frac{c_2}{a_2} = \sqrt{\frac{(\kappa - 1) Ma_1^2 + 2}{2 \kappa Ma_1^2 - (\kappa - 1)}}$ 

Neue Ruhebedingungen nach dem Stoß:

 $\frac{p_2}{n_{T2}} = \left(1 + \frac{\kappa - 1}{2} Ma_2^2\right)^{\frac{\kappa}{1 - \kappa}}$ 

 $\Delta s = s_2 - s_1 = c_p \ln \frac{T_2}{T_1} - R \ln \frac{p_2}{n_1} > 0$ 

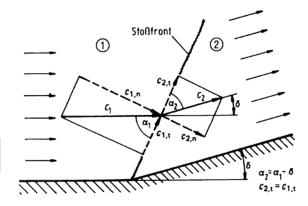
# 2.20 Schräger Verdichtungsstoß - Verdünnungswellen

$$\frac{c_2}{c_1} = \frac{\cos \alpha_1}{\cos(\alpha_1 - \delta)}$$

$$\frac{\varrho_2}{\varrho_1} = \frac{\tan \alpha_1}{\tan(\alpha_1 - \delta)}$$

$$\frac{p_2}{p_1} = 1 + \frac{2 \kappa}{\kappa + 1} \left[ (Ma_1 \sin \alpha_1)^2 - 1 \right]$$

$$\cot \delta = \tan \alpha_1 \left[ \frac{\kappa + 1}{2} \frac{Ma_1^2}{(Ma_1 \sin \alpha_1)^2 - 1} - 1 \right]$$



# 3 Wärmeübertragung

### 3.1 Wärmestrom und Wärmewiderstände

### 3.2 Ebene Wände – Platten

$$A_{wa} = A_{wi} = A_{wj} = A_w = \text{konst.}$$
, Seitenflächen vernachlässigt  $R_i = \frac{1}{\alpha_i}$   $R_{w,j} = \frac{\Delta x_j}{\lambda_i}$   $R_a = \frac{1}{\alpha_a}$ 

# 3.3 Rohr – Zylinderwände

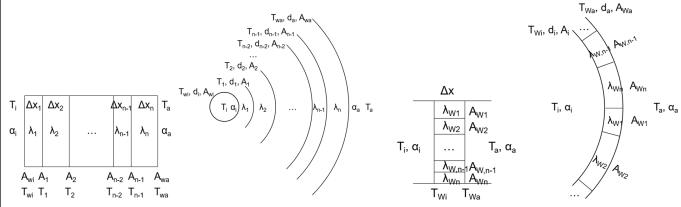
$$A_{wa} = d_a \pi L$$
, Deckflächen vernachlässigt  $R_i = \frac{d_a}{d_i} \frac{1}{\alpha_i}$   $R_{w,j} = \frac{d_a}{a} \frac{1}{\lambda_j} \ln \left( \frac{d_j}{d_{j-1}} \right)$   $R_a = \frac{1}{\alpha_a}$ 

### 3.4 Kugelwände

$$A_{wa} = d_a^2 \pi$$
  $R_i = \left(\frac{d_a}{d_i}\right)^2 \frac{1}{\alpha_i}$   $R_{w,j} = \frac{d_a^2}{2 \lambda_j} \left(\frac{1}{d_{j-1}} - \frac{1}{d_j}\right)$   $R_a = \frac{1}{\alpha_a}$ 

## 3.5 Parallele Wandschichten

$$\frac{1}{R_w} = \sum_{N_{w(j)}}^{j=1} \frac{1}{R_{w,j}} \qquad \dot{Q} = \dot{Q}_{w,j} = \sum_{N_{w(j)}}^{j=1} \dot{Q}_{w,j} \qquad R_{w,j} = R_{w,j,seriell} \frac{A_{wa}}{A_{wa,j}}$$



- (a) Serielle Wandschicht
- (b) Zylinder- und Kugelwand
- (c) Parallele Wandschichten

### 3.6 Rippen

$$\eta_{Ri} = \frac{\dot{Q}_{Ri}}{\dot{Q}_{Ri,max}} = \frac{\tanh(m\ h)}{m\ h} \qquad m = \sqrt{\frac{\alpha\ U}{\lambda_{Ri}\ A}}$$

$$\dot{Q}_{Ri} = \lambda_{Ri}\ A_{Ri}\ \Delta T_0\ m \tanh(m\ h) \qquad \Delta T_{(x)} = T_{(x)} - T_u = \Delta T_0 \frac{\cosh\left(m\ h\left(1 - \frac{x}{h}\right)\right)}{\cosh(m\ h)}$$

$$\frac{A_{w,mit}}{A_{w,ohne}} = 1 - \frac{A_{Ri}}{A_{w,ohne}} + \frac{A_{w,Ri}}{A_{w,ohne}} \qquad \frac{\dot{Q}_{mit}}{\dot{Q}_{ohne}} = \frac{\alpha_{mit}}{\alpha_{ohne}} = 1 - \frac{A_{Ri}}{A_{w,ohne}} + \frac{U_{Ri}}{A_{w,ohne}} \frac{\tanh(m\ h)}{m}$$

### 3.7 Transiente Wärmeleitung

$$a = \frac{\lambda}{\varrho \ c_p}$$
  $Fo = \frac{a \ t}{s^2}$   $Bi = \frac{\alpha \ s}{\lambda}$  Platten:  $s = \frac{\Delta x}{2}$  Zylinder, Kugeln:  $s = \frac{d_a}{a}$   $\Theta = \frac{T - T_u}{T_0 - T_u}$ 

## 3.8 Konvektion

Durchströmung: 
$$L_{char} = d_h = \frac{4 A}{U}$$
 Umströmung:  $L_{char} = L' = \frac{A_w}{U_{proj}}$ 

$$Re = \frac{c \ L_{char}}{\nu} \quad Pr = \frac{\nu}{a} = \frac{\mu \ c_p}{\lambda} = \frac{\delta}{\delta_T} \quad Ra = \frac{g \ L_{char} \ \beta \ (T_w - T_{fl})}{\nu \ a} \quad Nu = \frac{\alpha \ L_{char}}{\lambda} = \frac{L_{char}}{\delta_T} \quad \delta_T = \frac{\lambda}{\alpha}$$

$$\beta_{ideales \ Gas} = \frac{1}{T_m} \quad \text{Stoffwerte der WUE bei } T_m = \frac{T_w + T_{fl}}{2}$$

### 3.9 Erzwungene Konvektion

#### 3.9.1 Durchströmung

Laminar 
$$Re < 2300$$
:  $Nu_{lam} = \sqrt[3]{3,66^3 + 0,664^3} \ Pr \left(Re \frac{d_h}{L}\right)^{3/2}$ 

Turbulent  $Re > 10^4$ :  $Nu_{turb} = \frac{\zeta/8 \ Re \ Pr}{1 + 12,7 \sqrt{\zeta/8} \left(Pr^{2/3} - 1\right)} \ f_1 \ f_2$ 
 $\zeta = (1,8 \log(Re) - 1,5)^{-2} \quad f_1 = 1 + \left(\frac{d_h}{L}\right)^{2/3} \quad f_{2,fl} = \left(\frac{Pr}{Pr_w}\right)^{0,11} \quad f_{2,g} = \left(\frac{T}{T_w}\right)^{0,45}$ 

Übergang:  $\gamma = \frac{Re - 2300}{10000 - 2300}$ 
 $Nu = (1 - \gamma) \cdot Nu_{lam,Re = 2300} + \gamma \cdot Nu_{turb,Re = 10000}$ 

Ringspaltkorrektur:  $Nu_{Rs} = Nu \ 0,86 \left(\frac{d_{aa}}{d_{ai}}\right)^{0,16}$ 

#### 3.9.2 Umströmung

Keine Anströmung: 
$$Re < 0, 1$$
:  $Nu_0 = 0, 1$  (Platte)  $0, 3$  (Zylinder)  $2$  (Kugel)

laminar: 
$$1 < Re < 10^5$$
:  $Nu_{lam} = 0,664\sqrt[3]{Pr}\sqrt{Re}$ 

Turbulent: 
$$5 \cdot 10^5 < Re < 10^7 : Nu_{turb} = \frac{0,037 \ Re^{0,8} Pr}{1 + 2,443 \ Re^{-0,1} \left(Pr^{2/3-1}\right)} f_3$$
$$f_{3,fl} = \left(\frac{Pr}{Pr_w}\right)^{0,25} \qquad \qquad f_{2,g} = \left(\frac{T}{T_w}\right)^{0,121}$$

Übergang: 
$$10 < Re < 10^7$$
  $Nu = \sqrt{Nu_{lam}^2 + Nu_{turb}^2}$ 

Schräg umströmter Zylinder: Korrekturfaktor  $f_5$  Längs umströmter Zylinder:

$$Nu = Nu_{Zylinder,90^{\circ}} f_5$$
  $f_5 = ????$   $Nu = Nu_{Platte} \left(1 + 2, 3\frac{L}{d} Re_L^{-0,5}\right)$ 

## 3.9.3 Umströmung in Durchströmung

Hohlraumanteil:

$$\varepsilon = 1 - \frac{V_K}{V_0} \qquad c = \frac{c_0}{\varepsilon}$$

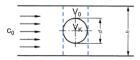
Rohrbündel:

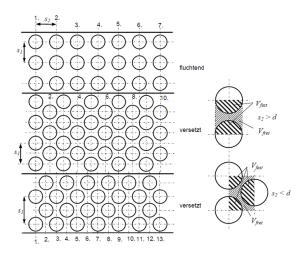
$$a = \frac{s_1}{d} \qquad b = \frac{s_2}{d}$$

 $Nu_{B\ddot{u}ndel} = Nu_{einzel} f_A$ 

$$f_{A,fluchtend} = 1 + \frac{0,7\left(b/a - 0,3\right)}{\varepsilon\left(b/a + 0,7\right)^2}$$

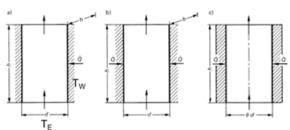
$$f_{A,versetzt} = 1 + \frac{2}{3b}$$
  
 $n < 10: f_A = \frac{1 + (n-1)f_A}{n}$ 

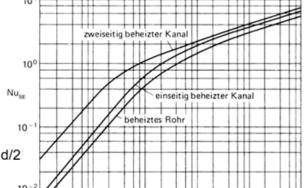




#### 3.10 Freie Konvektion

#### 3.10.1 Durchströmung





- a) Einseitig beheizter ebener Kanal mit Lchar = d
- b) Zweiseitig beheizter ebener Kanal mit L<sub>char</sub> = d/2
- c) Beheiztes Rohr mit L<sub>char</sub> = r = d/2

$\dot{Q} = \alpha_F A_W (T_W - T_F)$	mit der Fluid-Eintrittstemperatur T <sub>F</sub> !

$$Ra_{S}^{*} = \frac{g \beta L_{char}^{3} (T_{W} - T_{E})}{v a} \frac{L_{char}}{h}$$

	Γ.		-2/3
$Nu_{SE} = \frac{\alpha_E L_{char}}{\lambda} =$	I	1	
$Nu_{SE} - \frac{\lambda}{\lambda}$	$(C, Ra_c^*)^{3/2}$	$[C_2 (Ra_S^*)^{1/4}]^{3/2}$	
	L(Cl ras)	[02 (103)]	J

	C <sub>1</sub>	C <sub>2</sub>
a)	1/12	0,61
b)	1/3	0,69
c)	1/16	0,52

### 3.10.2 Umströmung

Vertikale Wand:  $Nu = (0, 825 + 0, 387 Ra^{1/6} f_1)$ 

$$f_1 = (1+0,671 \, Pr^{-9/16})^{-8/27}$$

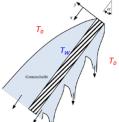
Geneigte Wand, Winkel  $\alpha$  zur Vertikalen:

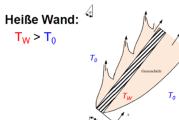
ohne Ablösung:  $Ra_{\alpha} = Ra \cos \alpha$ 

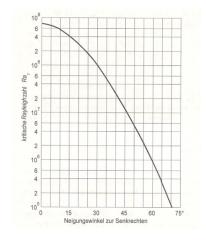
mit Ablösung: 
$$Nu = 0.56 \sqrt[4]{Ra_{krit} \cos \alpha} + 0.13 \left(\sqrt[3]{Ra} - \sqrt[3]{Ra_{krit}}\right)$$

$$Ra_{krit} = 10^{(8,9-0,013~\alpha-5,95\cdot 10^{-4}~\alpha^2)}$$
 mit  $\alpha$  in °

Kalte Wand:  $T_W < T_0$ 







Horizontale Wand:

Ra 
$$f_2 \leq 7 \cdot 10^4$$
:

$$Ra \ f_2 \le 7 \cdot 10^4: \qquad Nu = 0,766 \sqrt[5]{Ra \ f_2}$$

$$f_2 = \left(1 + 0,536 \, Pr^{-11/20}\right)^{-20/11}$$

Ra 
$$f_2 > 7 \cdot 10^4$$

$$Ra \ f_2 > 7 \cdot 10^4 : \qquad Nu = 0,15 \sqrt[3]{Ra \ f_2}$$

$$Nu = \left(0,752 + 0,387\sqrt[6]{Ra}f_3\right)^2$$

$$f_3 = \left(1 + 0.721 \, Pr^{-11/20}\right)^{-8/27}$$

$$Nu = \left(0,752 + 0,387\sqrt[6]{Ra}f_3\right)^2 \qquad f_3 = \left(1 + 0,721 Pr^{-11/20}\right)^{-8/27}$$

$$Nu = 1 + 0,56 \sqrt[4]{\frac{Pr Ra}{0,846 + Pr}}$$

12

# 3.10.3 Überlagerung mit erzwungener Konvektion

$$Nu = \sqrt[3]{Nu_{erzwungen}^3 \pm Nu_{frei}^3}$$

 $Nu = \sqrt[3]{Nu_{erzwungen}^3 \pm Nu_{frei}^3} + \dots$  entgegen-gerichtete Mischkonvektion

### 3.11 Wärmestrahlung zw. Oberflächen

Strahlungsbilanz: a + r + t = 1

Planck'sches Gesetz: 
$$i_{s(\lambda,T)} = \frac{C_1}{\lambda^5 \left( \exp\left(\frac{C_2}{\lambda T}\right) - 1 \right)}$$





Stefan Boltzmann Gesetz: 
$$\dot{q}_{s(T)} = \int_{\lambda=0}^{\infty} i_{s(\lambda,T)} \, d\lambda = C_s \left(\frac{T}{100}\right)^4$$

Graue Bande: 
$$\dot{q}_{\lambda,s(T)} = \int_{\lambda=0}^{\lambda} i_{s(\lambda,T)} \, d\lambda = \varepsilon_{(\lambda)} \, f_{(\lambda,T)} \, \dot{q}_{s(T)}$$

Kirchhoff'sches Gesetz: 
$$a = \varepsilon$$

Wärmestrom zw. zwei Flächen: 
$$\dot{Q}_{12} = C_{12} \ A_{w1} \left[ \left( \frac{T_1}{100} \right)^4 - \left( \frac{T_2}{100} \right)^4 \right]$$

Parallele Platten 1 und 2 mit N Platten  $(\varepsilon_s)$  dazwischen:

$$C_{12} = C_{\rm s} \left[ \frac{1}{\varepsilon_1} + \frac{1}{\varepsilon_2} - 1 + N \left( \frac{2}{\varepsilon_s} - 1 \right) \right]^{-1}$$

Konzentrische Zylinder/Kugelschalen (1 innen, 2 außen); N Schalen ( $\varepsilon_s$ ) dazwischen:

$$C_{12} = C_{s} \left[ \frac{1}{\varepsilon_{1}} + \frac{A_{w1}}{A_{w2}} \left( \frac{1}{\varepsilon_{2}} - 1 \right) + \left( \frac{2}{\varepsilon_{s}} - 1 \right) \sum_{i=1}^{N} \frac{A_{w1}}{A_{wsi}} \right]^{-1}$$

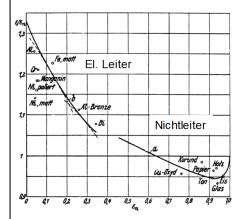
Beliebig orientierte Flächen: 
$$C_{12} = C_s \frac{\varepsilon_1 \ \varepsilon_2 \ \varphi_{12}}{1 - (1 - \varepsilon_1) (1 - \varepsilon_2) \ \varphi_{12} \ \varphi_{21}}$$

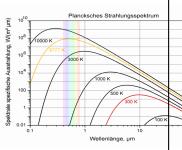
mit Einstrahlzahlen: 
$$\varphi_{12} = A_{w2} \frac{\cos \beta_1 \cos \beta_2}{r^2 \pi} = \varphi_{21} \frac{A_{w2}}{A_{w1}}$$

Umschlossener Körper 1: 
$$C_{12} = C_{s} \left[ \frac{1}{\varepsilon_{1}} + \frac{A_{w1}}{A_{w2}} \left( \frac{1}{\varepsilon_{2}} - 1 \right) \right]^{-1}$$

wenn 
$$A_{w2} \gg A_{w1}$$
:  $C_{12} = \varepsilon_1 C_s$ 

Äquivalenter Wärmübergangskoeffizient: 
$$\alpha_{Str} = \left| \frac{\dot{q}_{Str}}{T_w - T_{fl}} \right|$$





$$C_{\rm s} = 5,67$$

### 3.12 Einseitig konstante Temperatur, Gleichstrom und Gegenstrom

Übertragungseinheit:  $N_i = \frac{k A_{wa}}{\dot{m}_i cp_i}$ 

Mittlere Temperatur<br/>differenz:  $\Delta T = T_H - T_K = \frac{\Delta T_a - \Delta T_b}{\ln\left(\frac{\Delta T_a}{\Delta T_b}\right)} = \frac{\Delta T_b - \Delta T_a}{\ln\left(\frac{\Delta T_b}{\Delta T_a}\right)}$ 

Mittlere Wandtemperaturen:  $T_{wH} = T_H - \frac{k A_{wa}}{\alpha_H A_{wH}} \Delta T$ 

$$T_{wK} = T_K + \frac{k A_{wa}}{\alpha_K A_{wK}} \Delta T$$

## 3.13 Einseitig konstante Temperatur

Übertragungseinheit:  $N = \frac{k A_{wa}}{\dot{m} cp} = \ln \left( \frac{\Delta T_a}{\Delta T_b} \right) > 0$ 

## 3.14 Gleichstrom und Gegenstrom

Mittlere Temperaturen:  $T_H \cong \frac{T_{H1} + T_{H2}}{2}$   $T_K \cong \frac{T_{K1} + T_{K2}}{2}$ 

### 3.15 Vorgangsweise Auslegung

Gegeben: Geometrie außer Außen-Oberfläche, Einlass-Zustände beidseitig,

eine Ziel-Auslasstemperatur

Gesucht: Außenoberfläche der wärmeübertragenden Wand,

davon abgeleitet Länge oder Rohranzahl etc.

### Berechnung:

1. Geometrie: Querschnittflächen, char. Abmessungen, etc.

2. Wärmestrom, andere Auslasstemperatur, mittlere Temperaturdifferenz

3. Annahme sinnvoller Wandtemperaturen auf beiden Seiten und zw. Wandschichten

a) Bei freier Konvektion, Wärmestrahlung:

1. Annahme:  $T_W \neq T_{fl}$ 

b) In Wärmeübertragern: nur erzwungene Konvektion,

1. Annahme:  $T_W = T_{fl}$ 

4. Stoffwerte beidseitig bei Mitteltemperatur zwischen Fluid und Wand

 $5.\ \,$  Wand-, heißer -, kalter -, Gesamt-Widerstand, Wärmedurchgangskoeffizient

6. Außenoberfläche der wärmeübertragenden Wand etc.

7. Aktualisierung der Wandtemperaturen

8. Übereinstimmung mit angenommenen Wandtemperaturen?

a) Ja  $\rightarrow$  OK

b) Nein  $\rightarrow$  zurück zu 4.

# 3.16 Vorgangsweise Betriebsnachrechnung

 $\underline{\text{Gegeben:}} \ \mathbf{vollst""andige} \ \mathbf{Geometrie}, \ Einlass-Zust""ande beidseitig$ 

Gesucht: Auslasstemperaturen beidseitig

# Berechnung:

1. Vervollständigung geometrischer Daten (z.B. char. Abmessungen) und der Einlass-Zustände

2. Annahme von k $\operatorname{bzw}.$ Übernahme von k $\operatorname{aus}$  Auslegung, iterative Aktualisierung:

#### 3.16.1 Einseitig konstante Temperatur

$$\Delta T_2 = \Delta T_1 \mathbf{e}^{-N}$$
  $N \dots$  siehe 3.13

#### 3.16.2 Gleichstrom

$$T_{H2} = T_{H1} - (T_{H1} - T_{K1}) \frac{\dot{W}_K}{\dot{W}_H + \dot{W}_K} \left( 1 - \mathbf{e}^{-\mu \ k \ A_{wa}} \right) \qquad \mu = \frac{1}{\dot{W}_H} + \frac{1}{\dot{W}_K}$$
$$T_{K2} = T_{K1} - (T_{H1} - T_{K1}) \frac{\dot{W}_K}{\dot{W}_H + \dot{W}_K} \left( 1 - \mathbf{e}^{-\mu \ k \ A_{wa}} \right)$$

#### 3.16.3 Gegenstrom

$$\mu = \left| \frac{1}{\dot{W}_H} - \frac{1}{\dot{W}_K} \right|$$

$$T_{H2} = T_{H1} - (T_{H1} - T_{K1}) \frac{1 - \mathbf{e}^{-\mu \ k \ A_{wa}}}{1 - \frac{\dot{W}_H}{\dot{W}_K} \mathbf{e}^{-\mu \ k \ A_{wa}}} \qquad T_{K2} = T_{H1} - (T_{H1} - T_{K1}) \frac{1 - \frac{\dot{W}_H}{\dot{W}_K}}{1 - \frac{\dot{W}_H}{\dot{W}_K} \mathbf{e}^{-\mu \ k \ A_{wa}}}$$

## 3.17 Rekuperatoren allgemein

$$P_{H} = \frac{T_{H1} - T_{H2}}{T_{H1} - T_{K1}} \qquad P_{K} = \frac{T_{K2} - T_{K1}}{T_{H1} - T_{K1}} \qquad \eta = \max(P_{H}, P_{K})$$

$$R_{H} = \frac{\dot{W}_{H}}{\dot{W}_{K}} = \frac{1}{R_{K}} \qquad \Theta = \frac{T_{H} - T_{K}}{T_{H1} - T_{K1}} = F \Theta_{Gegenstrom}$$

Faus Betriebscharakteristik:  $f(P_H,\,N_H,\,N_K)=0$ oder  $f(P_H,\,N_H,\,R_H)=0$ 

### 3.18 Regeneratoren

#### 3.19 Gasstrahlung

Wärmestrom zw. heißem Gas (Flamme:  $\varepsilon_g$ ,  $T_g$ ) einerseits und Wänden ( $T_w$ ,  $\varepsilon_w$ ) und kaltem Gas an Wänden ( $T_w$ ,  $a_g$ ) andererseits:

$$\varepsilon = \frac{\varepsilon_w C_s A_w}{1 - (1 - a_g) (1 - \varepsilon_w)} \left[ \varepsilon_g \left( \frac{T_g}{100} \right)^4 - a_g \left( \frac{T_w}{100} \right)^4 \right]$$

$$\varepsilon_{g} = \varepsilon_{\text{H}_{2}\text{O}} + \varepsilon_{\text{CO}_{2}} - (\Delta \varepsilon)_{g} \qquad a_{g} = a_{\text{H}_{2}\text{O}} + a_{\text{CO}_{2}} - (\Delta \varepsilon)_{g}$$

$$a_{\text{H}_{2}\text{O}} = \varepsilon_{\text{H}_{2}\text{O}(Tw, p\text{H}_{2}\text{O} Tg/Tw})} \left(\frac{T_{g}}{T_{w}}\right)^{0.45} \qquad a_{\text{CO}_{2}} = \varepsilon_{\text{CO}_{2}(Tw, p\text{H}_{2}\text{O} Tg/Tw})} \left(\frac{T_{g}}{T_{w}}\right)^{0.65}$$

Emissionsgrade = Absorptionsgrade aus Diagrammen in Abhängigkeit von Temperatur, Druck, Partialdruck von  $CO_2$  bzw.  $H_2O$ , überlappenden Banden und gleichwertiger Schichtdicke s

$$s = 0.9 \, \frac{4 \, V_g}{A_w}$$