

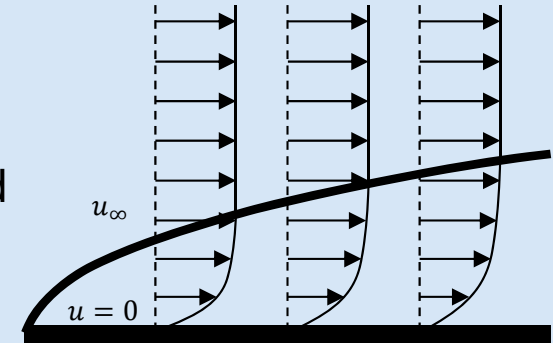
---

# Wärme- und Stoffübertragung I

## Grenzschichtgleichungen – Erzwungene Konvektion

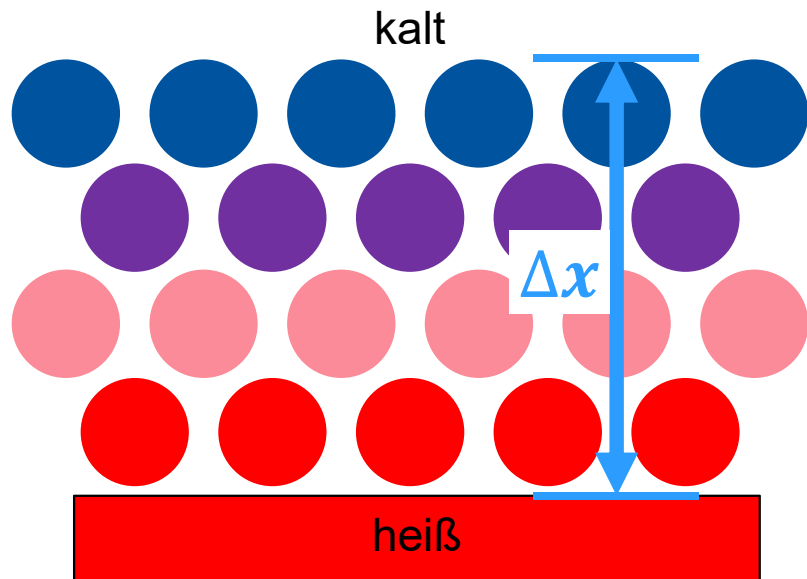
Prof. Dr.-Ing. Reinhold Kneer  
Dr.-Ing. Dr. rer. pol. Wilko Rohlf

- Grenzschicht bei der erzwungenen Konvektion
  - Verständnis des Grenzschichtkonzepts an einer ebenen Platte in einer konstanten laminaren Strömung
  - Ähnlichkeit der Geschwindigkeits- und Temperaturprofile und die Abhängigkeit des Wärmeübergangskoeffizienten von der Scherspannung

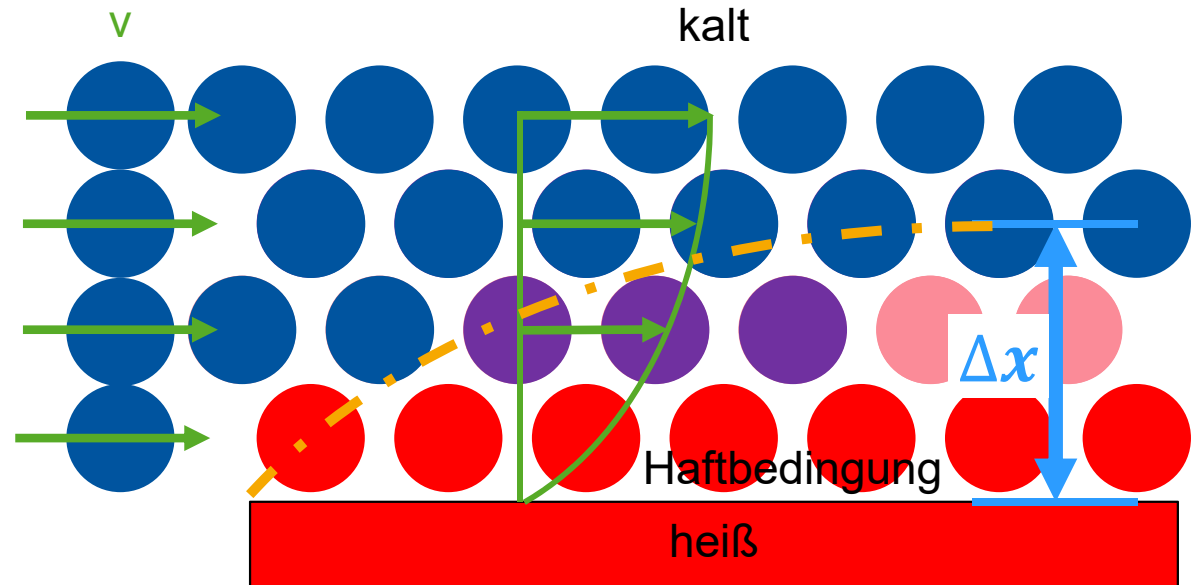


# Was ist eine Grenzschicht?

## reine Wärmeleitung



## Wärmeleitung + Konvektion

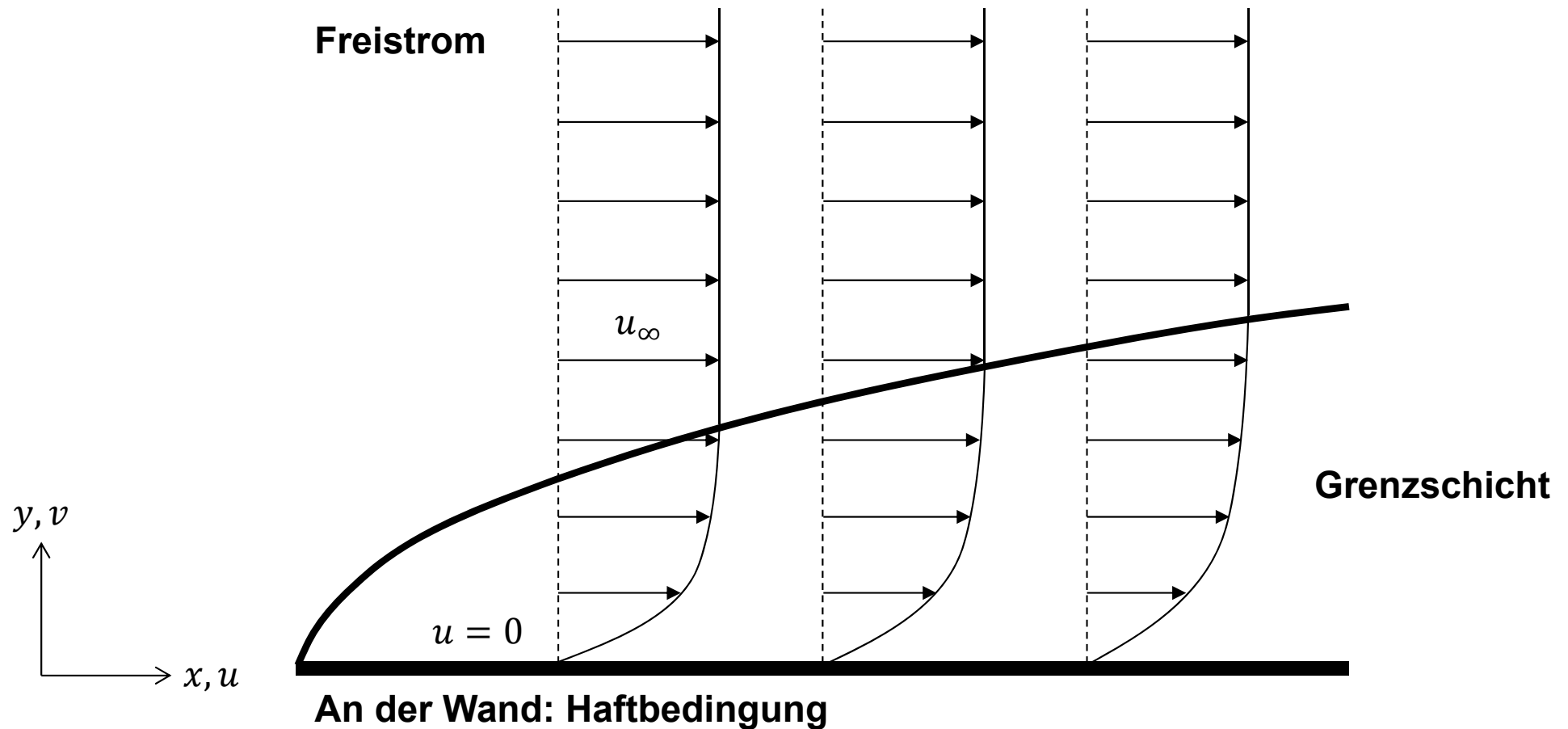


- Die „Temperaturgrenzschicht“ endet dort, wo sich die Temperatur zu 99% der Umgebungsübertemperatur angenähert hat.
  - Konvektion erhöht den Wärmeübergang.
- ⇒ steilerer Temperaturgradient ⇒ höherer Wärmeübergang

# Geschwindigkeitsgrenzschicht (Wdh. Strömungslehre)

## Definition

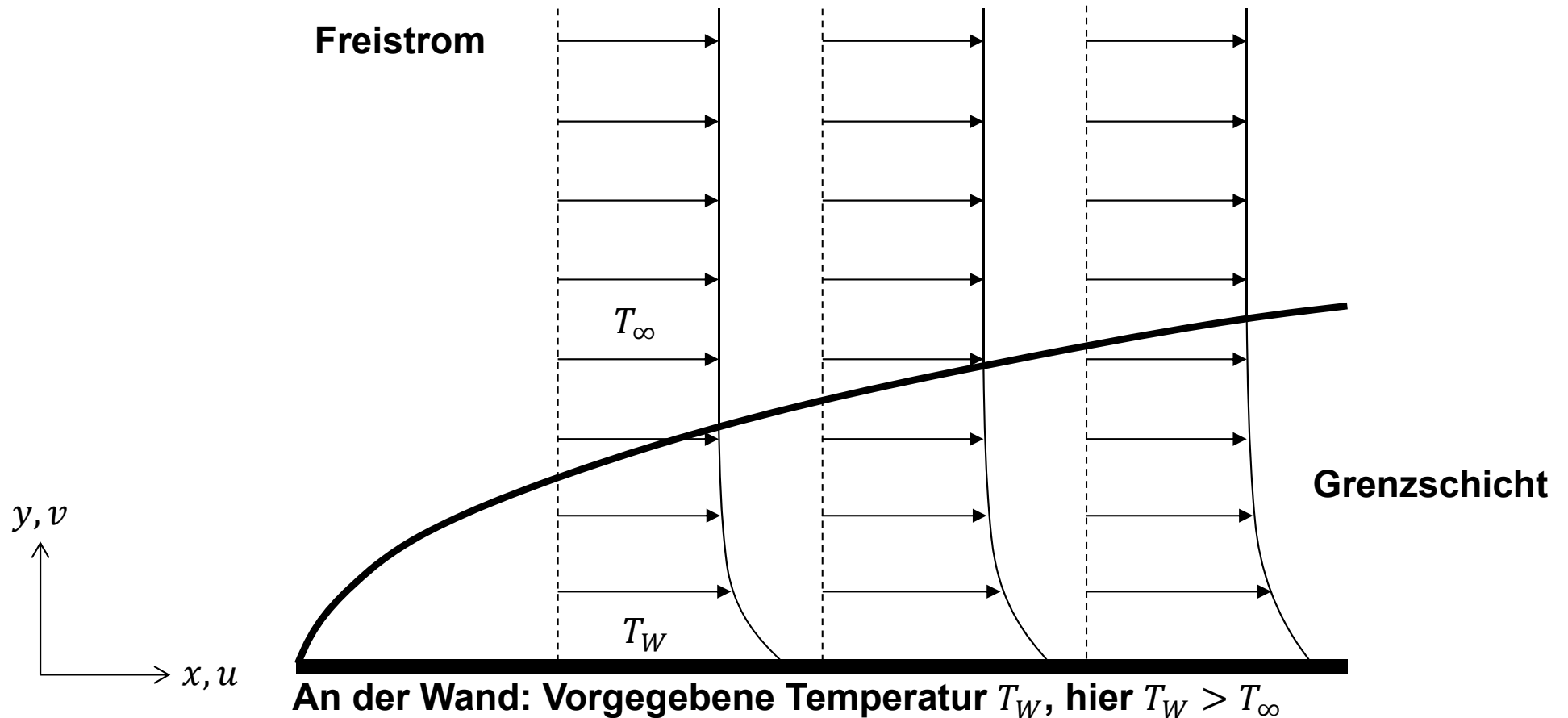
Die Ausdehnung der „Geschwindigkeitsgrenzschicht“  $\delta_u$  ist mit dem Erreichen von 99% der Umgebungsgeschwindigkeit definiert:  $u(y = \delta_u) = 0,99u_\infty$



# Temperaturgrenzschicht

## Definition

Die Ausdehnung der „Temperaturgrenzschicht“  $\delta_T$  ist mit dem Erreichen von 99% der Umgebungsübertemperatur definiert:  $T_W - T(y = \delta_T) = 0,99(T_W - T_\infty)$



# Rückblick: Erhaltungsgleichungen (2D, stationär, inkompressibel)

---

Kontinuitäts-  
gleichung

Massenströme

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \gg v \rightarrow \frac{\partial}{\partial x} \ll \frac{\partial}{\partial y}$$

- In Strömungsrichtung überwiegt die absolute Geschwindigkeit.
- Senkrecht zur Oberfläche (normale Richtung) dominieren Gradienten.

# Rückblick: Erhaltungsgleichungen (2D, stationär, inkompressibel)

Kontinuitäts-  
gleichung

Massenströme

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \gg v \rightarrow \frac{\partial}{\partial x} \ll \frac{\partial}{\partial y}$$

Impuls-  
gleichung

Impulsströme

Druck

Scherspannungen

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} + \nu \left( \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \right)$$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial y} + \nu \left( \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right)$$

vernachlässigbar

Energie-  
gleichung

Enthalpieströme

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} =$$

Wärmeleitung

$$\frac{\nu}{Pr} \left( \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} \right)$$

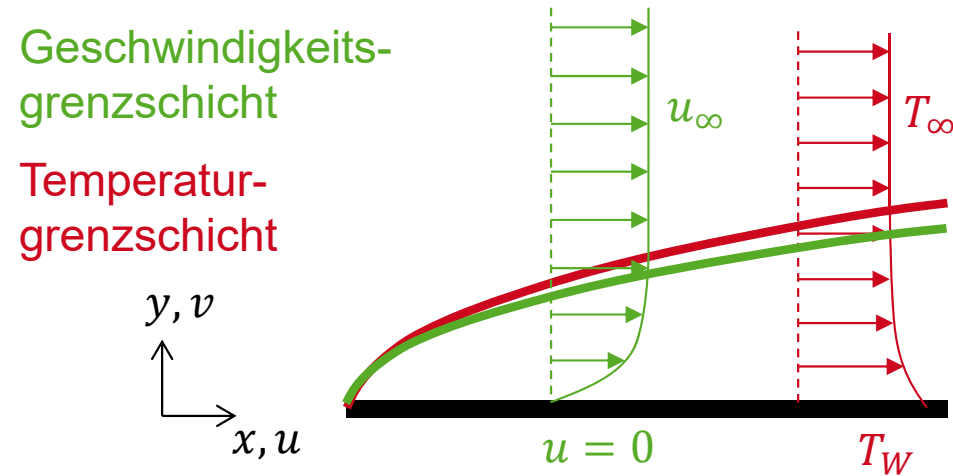
Wenn  $Pr = 1$ , sind Impuls- und Energiegleichung identisch.

# Prandtl-Zahl

Kontinuitäts-  
gleichung

Impuls-  
gleichung

Energie-  
gleichung



## Erinnerung: Prandtl-Zahl

$$Pr = \frac{\nu}{a} = \frac{\text{Diffusiver Impulstransport} \rightarrow u \text{ relevant}}{\text{Diffusiver Wärmetransport} \rightarrow T \text{ relevant}}$$

$$Pr = 1$$



Identität zwischen der **viskosen** und der **thermischen** Grenzschicht  
(Dicke  $\delta_u = \delta_T$ , Gradient  $\left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0} = \left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{y=0}$  usw.)



# Verständnisfragen

---

**Worin unterscheiden sich Nusselt- und Biot-Zahl?**

**Welche Relevanz hat die Prandtl-Zahl für die Grenzschichttheorie?**

# Bestimmung von Geschwindigkeits- und Temperaturprofil in der Grenzschicht

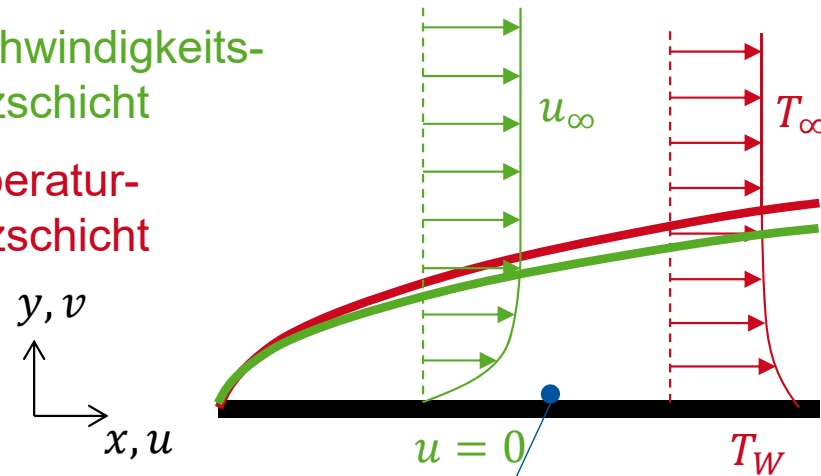
Kontinuitäts-  
gleichung

Impuls-  
gleichung

Energie-  
gleichung

Geschwindigkeits-  
grenzschicht

Temperatur-  
grenzschicht



Wie kann die **Geschwindigkeit** sowie **Temperatur** innerhalb Grenzschichten quantitativ bestimmt werden, damit die **Schubspannung** (**Geschwindigkeitsgradient**) sowie der **Wärmeübergangskoeffizient** (**Temperaturgradient**) auf der Oberfläche erfasst werden können?

# Erhaltungsgleichungen (2D, stationär, inkompressibel, ebene Grenzschicht)

Kontinuitäts-  
gleichung

Massenströme

$$\frac{\partial u^*}{\partial x^*} + \frac{\partial v^*}{\partial y^*} = 0$$

Impuls-  
gleichung

Impulsströme

Scherspannungen

$$u^* \frac{\partial u^*}{\partial x^*} + v^* \frac{\partial u^*}{\partial y^*} = \frac{1}{Re} \frac{\partial^2 u^*}{\partial y^{*2}}$$

Energie-  
gleichung

Enthalpieströme

Wärmeleitung

$$u^* \frac{\partial \Theta^*}{\partial x^*} + v^* \frac{\partial \Theta^*}{\partial y^*} = \frac{1}{\underbrace{Re Pr}_{Pe}} \frac{\partial^2 \Theta^*}{\partial y^{*2}}$$

## Entdimensionierung

$$x^* = \frac{x}{L}$$

$$y^* = \frac{y}{L}$$

$$u^* = \frac{u}{u_\infty}$$

$$v^* = \frac{v}{u_\infty}$$

$$\Theta^* = \frac{T - T_\infty}{T_W - T_\infty}$$

# Exakte Lösungen – Impulsgleichung (nicht klausurrelevant)

Impuls-  
gleichung

Impulsströme	Scherspannungen
$u^* \frac{\partial u^*}{\partial x^*} + v^* \frac{\partial u^*}{\partial y^*} = \frac{1}{Re} \frac{\partial^2 u^*}{\partial y^{*2}}$	

## dimensionsloser Wandabstand

$$\xi^* = y \left( \frac{\rho u_\infty}{\eta x} \right)^{\frac{1}{2}} = \frac{y}{x} Re_x^{\frac{1}{2}}$$

## Stromfunktion $\psi$

$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y}, \quad v = -\frac{\partial \psi}{\partial x}$$

## Dimensionslose Stromfunktion $f$

$$f = \psi \left( \frac{\rho}{\eta u_\infty x} \right)^{\frac{1}{2}}, \quad f' = \frac{df}{d\xi^*} = \frac{\partial \psi}{\partial \xi^*} \left( \frac{\rho}{\eta u_\infty x} \right)^{\frac{1}{2}}$$

## daraus

$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y} = \frac{\partial \psi}{\partial \xi^*} \cdot \frac{\partial \xi^*}{\partial y} = \frac{\partial \psi}{\partial \xi^*} \cdot \left( \frac{\rho u_\infty}{\eta x} \right)^{\frac{1}{2}} \Rightarrow f' = \frac{u}{u_\infty}$$

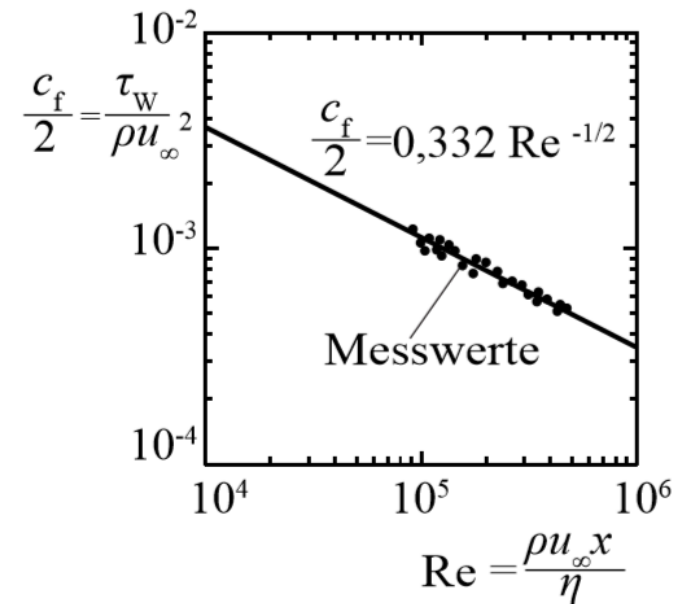
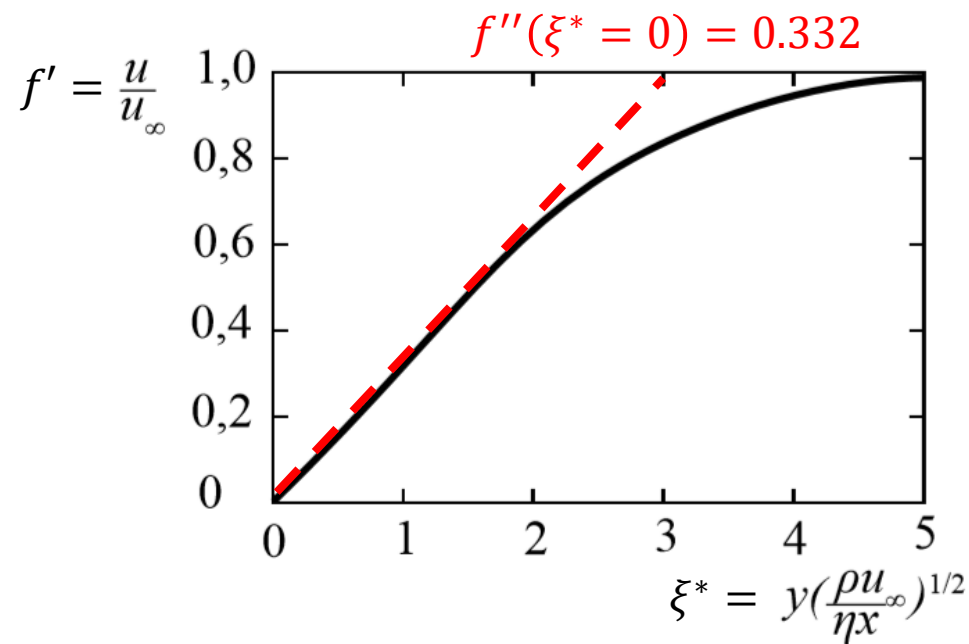
## Umformungen

$$f''' + f'' \cdot f = 0$$

## Lösungsweg

$$f(\xi^*) \Rightarrow \text{Geschwindigkeit Profil } f' \Rightarrow \text{Rücktransformation } \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0} \Rightarrow \text{Wandschubspannung } \tau_w$$

# Exakte Lösungen – Impulsgleichung (nicht klausurrelevant)



## Dimensionslose Wandschubspannung

$$\frac{c_f}{2} = \frac{\tau_w}{\rho u_\infty^2} = \frac{\eta \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0}}{\rho u_\infty^2} = \frac{\eta}{\rho u_\infty} \left( \frac{\rho u_\infty}{\eta x} \right)^{1/2} \left. \frac{\partial f'}{\partial \xi^*} \right|_{\xi^*=0} = \text{Re}^{-1/2} f''(\xi^* = 0)$$

# Exakte Lösungen – Energiegleichung (nicht klausurrelevant)

	Enthalpieströme	Wärmeleitung
Energiegleichung	$u^* \frac{\partial \Theta^*}{\partial x^*} + v^* \frac{\partial \Theta^*}{\partial y^*}$	$= \underbrace{\frac{1}{RePr}}_{Pe} \frac{\partial^2 \Theta^*}{\partial y^{*2}}$

Nach ähnlichem Vorgehen wie bei der Impulsgleichung

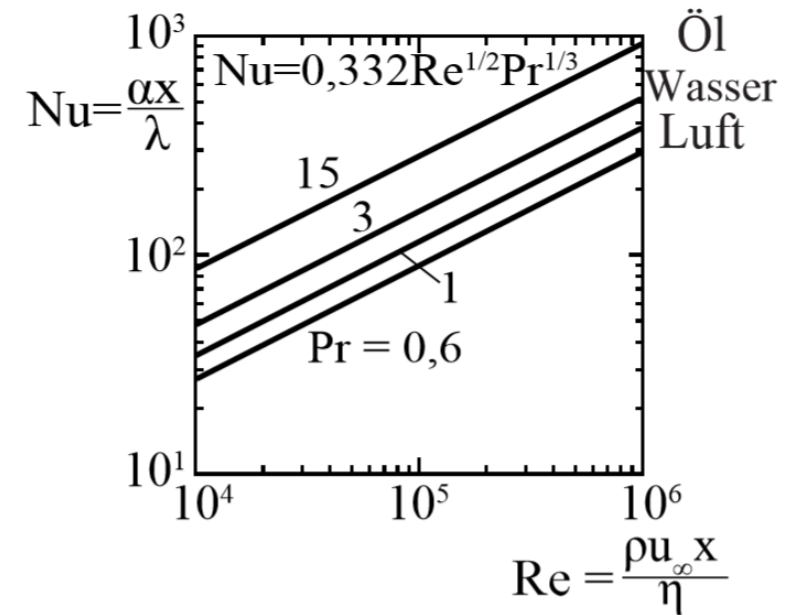
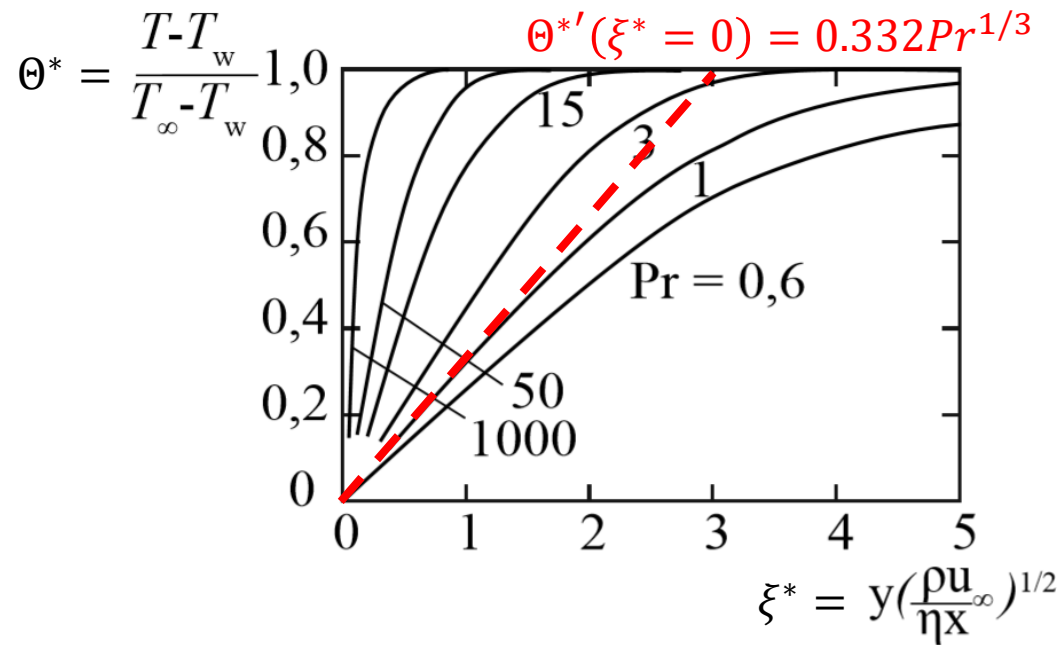
## Umformungen

$$\Theta^{*''} + \Theta^{*'} \cdot Pr \cdot f = 0$$

## Lösungsweg

Temperatur Profil  $\Theta^* \Rightarrow$  Rücktransformation  $\left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{y=0} \Rightarrow$  Wärmeübergangskoeffizient  $\alpha$

# Exakte Lösungen – Energiegleichung (nicht klausurrelevant)



## Dimensionslose Wärmeübergangskoeffizient

$$Nu = \frac{\alpha x}{\lambda} = \frac{\left( \lambda \frac{\partial T}{\partial y} \Big|_{y=0} \right) x}{\lambda} = x \left( \frac{\rho u_\infty}{\eta x} \right)^{1/2} \frac{\partial \Theta^*}{\partial \xi^*} \Big|_{\xi^*=0} = Re^{1/2} \Theta^{*'}(\xi^* = 0)$$

## Exakte Lösungen (nicht klausurrelevant)

### Dimensionslose Geschwindigkeits- und Temperaturprofil identisch

$$\left. \frac{\partial f'}{\partial y} \right|_{y=0} = \left. \frac{\partial \Theta^*}{\partial y} \right|_{y=0} \quad \text{wenn } Pr = 1$$

### Näherungsweise

$$Nu = \underbrace{0,332}_{\frac{c_f}{2} Re^{\frac{1}{2}}} Re^{\frac{1}{2}} Pr^{\frac{1}{3}} = \frac{c_f}{2} Re Pr^{\frac{1}{3}} \Rightarrow Nu = Nu(Re, Pr)$$

### Lokale und gemittelte Wärmeübertragungskoeffizient

Entlang der gesamten Platten  $\bar{\alpha} = \frac{1}{L} \int_0^L \alpha(x) dx$

$$\overline{Nu} = \frac{\bar{\alpha} L}{\lambda}$$



# Verständnisfragen

Worin unterscheiden sich Nusselt- und Biot-Zahl?

Welche Relevanz hat die Prandtl-Zahl für die Grenzschichttheorie?

Falls Identität zwischen der Dicke der Strömungs- und der Temperaturgrenzschicht besteht ( $\delta_u = \delta_T$ ), gilt welche Beziehung für die Nusselt-Zahl? (nicht klausurrelevant)

↓

$$Pr = 1 \Rightarrow Nu = \frac{c_f}{2} Re Pr^{\frac{1}{3}} \sim Re \sim u_\infty$$

(Im beschriebenen Fall ist die Nusselt-Zahl direkt proportional zur Reynolds Zahl und, in Erweiterung dessen, der Strömungsgeschwindigkeit.)

