- Reduzierte Frequenz:
 - Beim Flügel endlicher Länge wird als Referenzlänge *c*_{ref} zur Definition der reduzierten Frequenz in der Regel die Profiltiefe an der Flügelwurzel gewählt.

3. Flügel endlicher Länge

3.1 Instationäres Wirbelgitterverfahren

3.2 Dipolgitterverfahren

- Methode:
 - Wie im stationären Fall lässt sich die Methode der diskreten Wirbel zu einem Wirbelgitterverfahren für die Berechnung von Flügeln endlicher Länge erweitern.
 - Zusätzlich zu den gebundenen Hufeisenwirbeln müssen im Nachlauf Hufeisenwirbel angeordnet werden.



- Ermittlung der Wirbelstärken:
 - An den Kontrollpunkten muss gelten:

$$\sum_{n=1}^{N} C_{mn} \frac{\hat{\Gamma}_n}{v_{\infty}} - 2ik \sum_{l=1}^{S} C_{ml}^{W} \frac{\hat{\Gamma}_l^{W}}{v_{\infty}} = \frac{W_m \cdot n_m}{v_{\infty}}, \quad m = 1, \dots, N$$

- Dazu kommt die Bedingung für die Nachlaufwirbel:

$$\sum_{\mu=1}^{N_l} \hat{\Gamma}_{\mu} - \hat{\Gamma}_l^W = 0$$

- Dabei ist *N* die Anzahl der Wirbeltrapeze, *S* die Anzahl der Wirbelstreifen und *N*_l die Anzahl der Wirbeltrapeze im *l*-ten Wirbelstreifen.

- Die Koeffizienten *C_{mn}* stimmen mit denen des stationären Wirbelgitterverfahrens überein, s. Kap. 4.2:

$$\boldsymbol{C}_{mn} = \boldsymbol{n}_{m} \cdot \left(\boldsymbol{v}_{AB} \left(\boldsymbol{A}_{n}, \boldsymbol{B}_{n}, \boldsymbol{C}_{m} \right) + \boldsymbol{v}_{B} \left(\boldsymbol{B}_{n}, \boldsymbol{C}_{m} \right) - \boldsymbol{v}_{A} \left(\boldsymbol{A}_{n}, \boldsymbol{C}_{m} \right) \right)$$

 Die Koeffizienten C^W_{ml} beschreiben den Beitrag des Nachlaufs des *l*-ten Wirbelstreifens zum Abwind am *m*-ten Kontrollpunkt:

$$C_{ml}^{W} = \int_{0}^{\infty} \boldsymbol{n}_{m} \cdot \boldsymbol{v}_{ml}(\xi) e^{-2ik\xi/c} d\xi$$

- Dabei ist $v_{ml}(\xi)$ die Geschwindigkeit, die von einem Hufeisenwirbel mit der Wirbelstärke 1, der von der Hinterkante den Abstand ξ hat, am *m*-ten Kontrollpunkt induziert wird.

 Mit den Gleichungen f
ür den Hufeisenwirbel folgt nach l
ängerer, aber elementarer Rechnung

$$C_{ml}^{W} = \boldsymbol{n}_{m} \cdot (\boldsymbol{v}_{E} - \boldsymbol{v}_{D} + \boldsymbol{v}_{DE})$$

mit

$$\boldsymbol{v}_{\boldsymbol{Q}}(C) = \frac{1}{4\pi} \frac{\boldsymbol{e}_{x} \times \boldsymbol{r}_{\boldsymbol{Q}\boldsymbol{C}}}{\left|\boldsymbol{e}_{x} \times \boldsymbol{r}_{\boldsymbol{Q}\boldsymbol{C}}\right|^{2}} \boldsymbol{I}_{S}(\boldsymbol{Q}, \boldsymbol{C}), \quad \boldsymbol{Q} = \boldsymbol{D}, \boldsymbol{E}$$

$$\mathbf{v}_{DE}(C) = \frac{\mathbf{r}_{DC} \times \mathbf{r}_{EC}}{4\pi} I_{F1}(D, E, C) + \frac{\mathbf{e}_{x} \times \mathbf{r}_{DE}}{4\pi} I_{F2}(D, E, C)$$

- Die Größen I_S , I_{F1} und I_{F2} sind definiert durch

$$I_{S}(Q,C) = \int_{0}^{\infty} \left(1 + \frac{x_{QC} - c_{ref} s}{\sqrt{y_{QC}^{2} + z_{QC}^{2} + (x_{QC} - c_{ref} s)^{2}}} \right) e^{-2iks} ds$$

$$I_{F1}(D, E, C) = \int_{0}^{\infty} \frac{\beta(s)}{\alpha(s)} e^{-2iks} ds$$

$$I_{F2}(D, E, C) = \int_{0}^{\infty} \frac{c_{ref} s \beta(s)}{\alpha(s)} e^{-2iks} ds$$

$$\alpha(s) = |\mathbf{r}_{AC} \times \mathbf{r}_{BC}|^{2}$$

$$= |\mathbf{r}_{DC} \times \mathbf{r}_{EC}|^{2} + 2c_{ref} s (\mathbf{r}_{DC} \times \mathbf{r}_{EC}) \cdot (\mathbf{e}_{x} \times \mathbf{r}_{DE}) + (c_{ref} s)^{2} |\mathbf{e}_{x} \times \mathbf{r}_{DE}|^{2}$$

$$\beta(s) = \frac{r_{AB} \cdot r_{AC}}{|r_{AC}|} - \frac{r_{AB} \cdot r_{BC}}{|r_{BC}|}$$

= $\frac{x_{DE} x_{DC} + y_{DE} y_{DC} + z_{DE} z_{DC} - x_{DE} c_{ref} s}{\sqrt{y_{DC}^2 + z_{DC}^2 + (x_{DC} - c_{ref} s)^2}}$
= $\frac{x_{DE} x_{EC} + y_{DE} y_{EC} + z_{DE} z_{EC} - x_{DE} c_{ref} s}{\sqrt{y_{EC}^2 + z_{EC}^2 + (x_{EC} - c_{ref} s)^2}}$

- Die Integrale müssen numerisch berechnet werden.
- Eine detaillierte Beschreibung findet sich im Mefisto Theory Manual.

- Berechnung des Druckbeiwerts:
 - Wie bei der Methode der diskreten Wirbel gilt:

$$\Delta \hat{c}_{Pn} = \frac{2}{v_{\infty}} \left(\frac{\hat{\Gamma}_n}{x_{n+1} - x_n} + \frac{2ik}{c_{ref}} \sum_k \hat{\Gamma}_k \right), \quad 1 \le n \le N$$

 Die Summe erstreckt sich über alle Wirbel, die sich im entsprechenden Wirbelstreifen vor dem betrachteten Wirbel befinden.

- Beispiel: Drehschwingung eines Rechteckflügels
 - Der Flügel führt eine
 Drehschwingung um die
 Viertelpunktlinie durch.
 - Daten:
 - Spannweite: 15 m
 - Flügeltiefe: 1 m
 - Reduzierte Frequenz: 0,6

- Wirbel in *x*-Richtung: 20
- Wirbel in *y*-Richtung: 45
- Der Druckbeiwert in der Mitte des Flügels sollte gut mit dem des unendlichen Flügels übereinstimmen.

- Druckverteilung in der Mitte:

Prof. Dr. Wandinger

6. Instationäre Aerodynamik

- Druckverteilung über den Flügel:

Prof. Dr. Wandinger

6. Instationäre Aerodynamik

- Beim instationären Wirbelgitterverfahren muss über den gesamten Nachlauf integriert werden.
- Das Dipolgitterverfahren beruht auf einer Integralgleichung f
 ür die Druckdifferenz. Da die Druckdifferenz außerhalb der tragenden Fl
 äche null ist, erstreckt sich die Integration nur
 über die tragende Fl
 äche.
- Im Englischen wird diese Methode als Doublet-Lattice Method bezeichnet. Sie gilt als Standard-Methode der klassischen instationären Aeroelastik.

- Die Doublet-Lattice Method wurde von Albano und Rodden (1969) für kompressible Strömungen entwickelt.
- Im Folgenden wird das Grundprinzip der Methode anhand einer inkompressiblen Strömung um eine tragende Fläche in der *xy*-Ebene erläutert.
- Differenzialgleichung für den Druck:
 - Aus der Kelvin-Gleichung folgt:

$$\frac{p_{\infty} - p}{\rho} = \frac{\partial \Phi}{\partial t} + \frac{1}{2} \left(v^2 - v_{\infty}^2 \right)$$

- Für eine kleine Störung einer stationären Parallelströmung folgt daraus durch Linearisierung:

$$\frac{p_{\infty} - p}{\rho} = \frac{\partial \phi}{\partial t} + v_{\infty} \frac{\partial \phi}{\partial x}$$

 Anwenden des Laplace-Operators auf beide Seiten der Gleichung ergibt

$$-\frac{1}{\rho}\nabla^2 p = \nabla^2 \left(\frac{\partial \phi}{\partial t} + v_\infty \frac{\partial \phi}{\partial x}\right) = \left(\frac{\partial}{\partial t} + v_\infty \frac{\partial}{\partial x}\right)\nabla^2 \phi = 0$$

d. h. der Druck erfüllt die Potentialgleichung

$$\nabla^2 p = 0$$

- Lösung der Potentialgleichung:
 - Die gesuchte Lösung muss auf der tragenden Fläche eine Unstetigkeit $\Delta p = p_u p_o$ haben. Die Ableitung in Richtung der Flächennormalen muss stetig sein.
 - In der Potentialtheorie wird gezeigt, dass das Doppelschichtpotential

$$p(x, y, z, t) = \frac{1}{4\pi} \int_{S} \Delta p(x_{1}, y_{1}, t) \frac{\partial}{\partial z_{1}} \left(\frac{1}{r_{1}}\right) dx_{1} dy_{1}$$

mit $r_{1} = \sqrt{(x - x_{1})^{2} + (y - y_{1})^{2} + (z - z_{1})^{2}}$

diese Bedingungen erfüllt. Die Integration erstreckt sich über die tragende Fläche. - Für eine harmonische Schwingung gilt:

$$p(x, y, z, t) = \Re \left(\hat{p}(x, y, z) e^{i\omega t} \right)$$

$$\Delta p(x_1, y_1, t) = \Re \left(\Delta \hat{p}(x_1, y_1) e^{i\omega t} \right)$$

$$\hat{p}(x, y, z) = \frac{1}{4\pi} \int_{S} \Delta \hat{p}(x_1, y_1) \frac{\partial}{\partial z_1} \left(\frac{1}{r_1} \right) dx_1 dy_1$$

- Integralgleichung für die Druckdifferenz:
 - Die Randbedingung f
 ür eine harmonische Schwingung lautet:

$$\frac{1}{v_{\infty}} \frac{\partial \hat{\phi}}{\partial z} = \frac{W_z}{v_{\infty}} = 2ik\frac{Z}{c} + \frac{\partial Z}{\partial x}$$

- Aus der linearisierten Kelvin-Gleichung

$$\hat{p} = \rho \left(i \,\omega \,\hat{\phi} + v_{\infty} \frac{\partial \,\hat{\phi}}{\partial \,x} \right) = \rho \,v_{\infty} \left(2 \,i \,k \,\frac{\hat{\phi}}{c} + \frac{\partial \,\hat{\phi}}{\partial \,x} \right)$$

folgt mit der Methode der Variation der Konstanten:

$$\hat{\phi}(x, y, z) = \int_{-\infty}^{x} \frac{\hat{p}(\lambda, y, z)}{\rho v_{\infty}} e^{2ik(\lambda - x)/c} d\lambda$$

- Einsetzen der Lösung für die Druckamplitude ergibt

$$\hat{\phi}(x,y,z) = \frac{1}{4\pi} \int_{-\infty}^{x} \left(e^{2ik(\lambda-x)/c} \int_{S} \frac{\Delta \hat{p}(x_{1},y_{1})}{\rho v_{\infty}} \frac{\partial}{\partial z_{1}} \left(\frac{1}{r(\lambda)} \right) dx_{1} dy_{1} \right) d\lambda$$

mit $r(\lambda) = \sqrt{(\lambda-x_{1})^{2} + (y-y_{1})^{2} + (z-z_{1})^{2}}.$

- Ableiten nach *z* und Berücksichtigung der Randbedingung führt nach einiger Rechnung auf die Integralgleichung

$$\frac{W_{z}}{v_{\infty}} = \int_{S} \frac{\Delta \hat{p}(x_{1}, y_{1})}{\rho v_{\infty}^{2}} K(x - x_{1}, y - y_{1}) dx_{1} dy_{1}$$

mit dem Kern

$$K(x-x_1, y-y_1) = \frac{e^{-2ik(x-x_1)/c}}{4\pi} \int_{-\infty}^{x-x_1} \frac{e^{2ik\xi/c} d\xi}{\left(\xi^2 + (y-y_1)^2\right)^{3/2}}$$

 Die Lösung dieser Integralgleichung wird eindeutig festgelegt durch die zusätzliche Forderung, dass der Druckunterschied an der Hinterkante null sein muss (Kutta-Bedingung).

3.2 Dipolgitterverfahren

- Berechnungsverfahren:
 - Die tragende Fläche wird wie beim Wirbelgitterverfahren in Trapeze zerlegt, deren parallele Kanten parallel zur *x*-Achse sind.
 - Entlang der Viertelpunktlinie eines jeden Trapezes wird eine konstante Dipolverteilung unbekannter Stärke aufgebracht.

3.2 Dipolgitterverfahren

- Die Dipolstärken werden so bestimmt, dass die Randbedingung in den Kontrollpunkten erfüllt ist, die sich in den Dreiviertelpunkten in der Mitte jedes Trapezes befinden.
- Numerische Experimente zeigen, dass auf diese Weise auch die Kutta-Bedingung erfüllt ist.