

Kaynak dağılımı esaslı 3 Boyutlu Panel Yöntemi

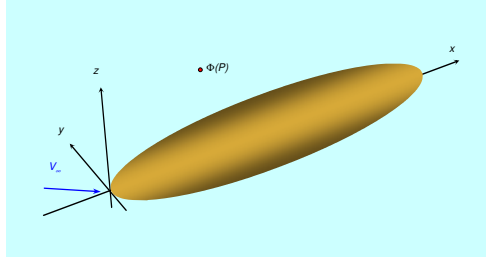
Green'in 3. idantitesinden

P noktasındaki hız potansiyeli

$$\Phi(p) = \phi_\infty(p) + \frac{1}{4\pi} \iint_S \frac{\sigma(q) dS}{r(p, q)}$$

P noktasındaki hız vektörü

$$\vec{V}(p) = \nabla\Phi = \nabla\phi_\infty + \frac{1}{4\pi} \iint_S \nabla \left[\frac{\sigma(q)}{r(p, q)} \right] dS$$



Yüzey üzerindeki hız bileşenleri

$$\vec{V}_{n,p} = \vec{V} \cdot \vec{n}_p = \vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_p + \iint_S \frac{\partial}{\partial n} \left[\frac{\sigma(q)}{r(p, q)} \right] dS$$

$$\vec{V}_{t,p} = \vec{V} \cdot \vec{n}_t = \vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_t + \iint_S \frac{\partial}{\partial t} \left[\frac{\sigma(q)}{r(p, q)} \right] dS$$

$$\sigma(q) = ?$$

Yüzey üzerindeki sınır koşullarından

$$\vec{V}_n = \vec{V} \cdot \vec{n}_p = \nabla\Phi \cdot \vec{n}_p = \frac{\partial\Phi}{\partial n_p} = 0 \Rightarrow \iint_S \frac{\partial}{\partial n} \left[\frac{\sigma(q)}{r(p, q)} \right] dS = -\vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_p$$

UCK351 Aerodinamik ders notları
(MAY)

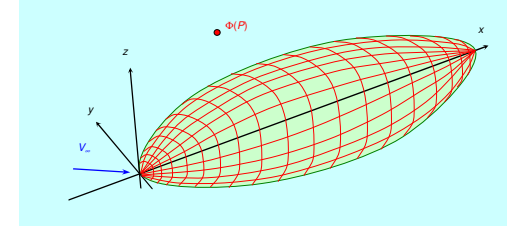
1

Kaynak dağılımı esaslı 3 Boyutlu Panel Yöntemi

Yüzey N adet panele ayrılarak

$$\sum_{j=1}^N \iint_{S_j} \frac{\partial}{\partial n_i} \left[\frac{\sigma(q)}{r(p_i, q)} \right] dS = -\vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_p$$

$$\vec{V}_{t,p} = \vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_t + \sum_{j=1}^N \iint_{S_j} \frac{\partial}{\partial t_i} \left[\frac{\sigma(q)}{r(p_i, q)} \right] dS$$



Düzlemsel paneller üzerinde sabit kaynak dağılımı alınarak

$$\sum_{j=1}^N B_{ij} \sigma_j = -\vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_i \quad (i = 1, 2, \dots, N)$$

$$\vec{V}_{t,p} = \vec{V}_\infty \cdot \vec{n}_t + \sum_{j=1}^N A_{ij} \sigma_j$$

Burada

$$A_{ij} = \iint_{S_j} \frac{\partial}{\partial t_i} \left[\frac{1}{r(p_i, q)} \right] dS$$

$$B_{ij} = \iint_{S_j} \frac{\partial}{\partial n_i} \left[\frac{1}{r(p_i, q)} \right] dS$$

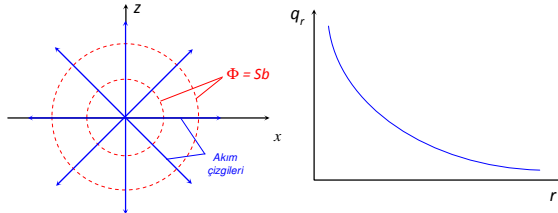
UCK351 Aerodinamik ders notları
(MAY)

2

3B (noktasal) Kaynağın indüklemesi

$$\Phi = -\frac{\sigma}{4\pi |\vec{r} - \vec{r}_0|}$$

$$\vec{V} = \frac{\sigma}{4\pi} \frac{\vec{r} - \vec{r}_0}{|\vec{r} - \vec{r}_0|^3}$$



Kartezyen koordinatlarda potansiyel fonksiyonu ve hız bileşenleri

$$\Phi(x, y, z) = -\frac{\sigma}{4\pi \sqrt{(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2}}$$

$$u(x, y, z) = \frac{\partial\Phi}{\partial x} = \frac{\sigma(x-x_0)}{4\pi [(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2]^{3/2}}$$

$$v(x, y, z) = \frac{\partial\Phi}{\partial y} = \frac{\sigma(y-y_0)}{4\pi [(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2]^{3/2}}$$

$$w(x, y, z) = \frac{\partial\Phi}{\partial z} = \frac{\sigma(z-z_0)}{4\pi [(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2]^{3/2}}$$

UCK351 Aerodinamik ders notları
(MAY)

3

Sabit şiddetli kaynak yüzeyinin indüklemesi

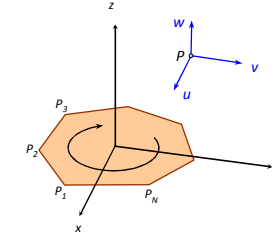
$$\Phi(x, y, z) = -\frac{\sigma}{4\pi} \iint_S \frac{dS}{\sqrt{(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2}}$$

$$u(x, y, z) = \frac{\partial\Phi}{\partial x} = \frac{\sigma}{4\pi} \iint_S \frac{(x-x_0) dS}{[(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2]^{3/2}}$$

$$v(x, y, z) = \frac{\partial\Phi}{\partial y} = \frac{\sigma}{4\pi} \iint_S \frac{(y-y_0) dS}{[(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2]^{3/2}}$$

$$w(x, y, z) = \frac{\partial\Phi}{\partial z} = \frac{\sigma}{4\pi} \iint_S \frac{(z-z_0) dS}{[(x-x_0)^2 + (y-y_0)^2 + (z-z_0)^2]^{3/2}}$$

İntegrallerin analitik ifadelerle hesaplanabilmesi gerekir.



UCK351 Aerodinamik ders notları
(MAY)

4

İntegrallerin hesabı için Bousquet Formülasyonu

$$d_k = \left| \vec{P}_k \vec{P}_{k+1} \right| = \sqrt{(\xi_{k+1} - \xi_k)^2 + (\eta_{k+1} - \eta_k)^2}$$

$$r_k = \left| \vec{P}_k \vec{M} \right| = \sqrt{(\xi - \xi_k)^2 + (\eta - \eta_k)^2}$$

$$\lambda_k = \frac{\vec{MP}_k \cdot \vec{P}_k \vec{P}_{k+1}}{|\vec{P}_k \vec{P}_{k+1}|} = \frac{(\xi_k - \xi)(\xi_{k+1} - \xi_k) + (\eta_k - \eta)(\eta_{k+1} - \eta_k)}{d_k}$$

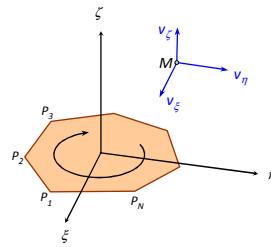
$$\mu_k = \frac{\vec{MP}_{k+1} \cdot \vec{P}_k \vec{P}_{k+1}}{|\vec{P}_k \vec{P}_{k+1}|} = \frac{(\xi_{k+1} - \xi)(\xi_{k+1} - \xi_k) + (\eta_{k+1} - \eta)(\eta_{k+1} - \eta_k)}{d_k}$$

$$R_k = \frac{(\xi - \xi_k)(\eta_{k+1} - \eta_k) - (\eta - \eta_k)(\xi_{k+1} - \xi_k)}{d_k}$$

$$Q_k = \log \frac{r_k + r_{k+1} + d_k}{r_k + r_{k+1} - d_k} \quad J_k = \tan^{-1} \left[R_k \left| \zeta \right| \frac{r_k \mu_k - r_{k+1} \lambda_k}{r_k r_{k+1} R_k^2 + \zeta^2 \lambda_k \mu_k} \right]$$

$$v_\xi = \frac{-1}{4\pi} \sum_{k=1}^N \frac{\eta_{k+1} - \eta_k}{d_k} Q_k \quad v_\eta = \frac{1}{4\pi} \sum_{k=1}^N \frac{\xi_{k+1} - \xi_k}{d_k} Q_k \quad v_\zeta = \frac{1}{4\pi} \text{Sign}(\zeta) \left[\Delta\theta - \sum_{k=1}^N J_k \right]$$

$R_i > 0$ ise $\Delta\theta = 2\pi$
 Aksi halde $\Delta\theta = 0$

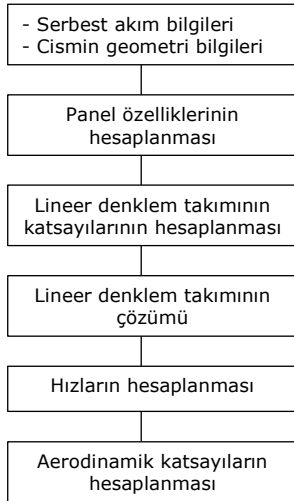


Bousquet formülasyonu için kaynak yazılım

```

Sub BousquetU, Ksil, ltaI, Ztal, vKsil, vltal, vZtal, PhiI)
    If denom = 0 Then
        JK = 0
    Else
        TanJK = bRK * (Abs(Ztal) * (rk * mK - rl * LK)) /
    End If
    denom =
    JK = Abs(TanJK)
    If TanJK < 0 Then JK = JK + pi
    End If
    If bRK < 0 Then
        SignBRK = -1
    Else
        SignBRK = 1
    End If
    For k = 1 To NP(i)
        L = k + 1
        If L > NP(i) Then L = 1
        dk = Sqr((ltaI(L, j) - ltaI(k, j)) ^ 2 + (lta(L, j) - lta(k, j)) ^ 2)
        rk = Sqr((Ksil(L, j) - Ksil(k, j)) ^ 2 + (lta(L, j) - lta(k, j)) ^ 2 + Ztal ^ 2)
        rl = Sqr((Ksil(L, j) - Ksil(L, j)) ^ 2 + (lta(L, j) - lta(L, j)) ^ 2 + Ztal ^ 2)
        LK = (Ksil(L, j) - Ksil(k, j)) * (Ksil(L, j) - Ksil(k, j))
        LK = (LK + (lta(L, j) - lta(k, j)) * (lta(L, j) - lta(k, j))) / dk
        mK = (Ksil(L, j) - Ksil(k, j)) * (Ksil(L, j) - Ksil(k, j))
        mK = (mK + (lta(L, j) - lta(k, j)) * (lta(L, j) - lta(k, j))) / dk
        bRK = (Ksil(L, j) - Ksil(k, j)) * (lta(L, j) - lta(k, j))
        bRK = (bRK - (lta(L, j) - lta(k, j)) * (Ksil(L, j) - Ksil(k, j))) / dk
        Qk = Log((rk + rl + dk) / (rk + rl - dk))
        denom = (rk * rl * bRK ^ 2 + Ztal ^ 2 * LK * mK)
    Next k
    dTeta = 0
    If SignBRK > 0 Then dTeta = pi/2
    vKsil = vKsil / pi/4
    vltal = vltal / pi/4
    SignZeta = 1: If Ztal < 0 Then SignZeta = -1
    vZtal = SignZeta * (dTeta - vZtal) / pi/4
    PhiI = -(PhiI - Abs(Ztal) * dTeta) / pi/4
End Sub
    
```

Kaynak panel yönteminin genel yapısı



Serbest akım ve cismin geometri bilgileri

Serbest akım hız vektörü

$$\vec{V}_\infty = V_{\infty x} \vec{i} + V_{\infty y} \vec{j} + V_{\infty z} \vec{k}$$

$$V_{\infty x} = V_\infty \cos \alpha \cos \beta$$

$$V_{\infty y} = V_\infty \cos \alpha \sin \beta$$

$$V_{\infty z} = V_\infty \cos \beta \sin \alpha$$

α hücum açısı
 β sapma açısı

hız vektörünün eksenlerle yaptığı açıların kosinüsleri, yani kosinüs direktörleri sırasıyla

$$\cos \delta_x, \cos \delta_y \text{ ve } \cos \delta_z$$

olmak üzere

$$V_{\infty x} = V_\infty \cos \delta_x$$

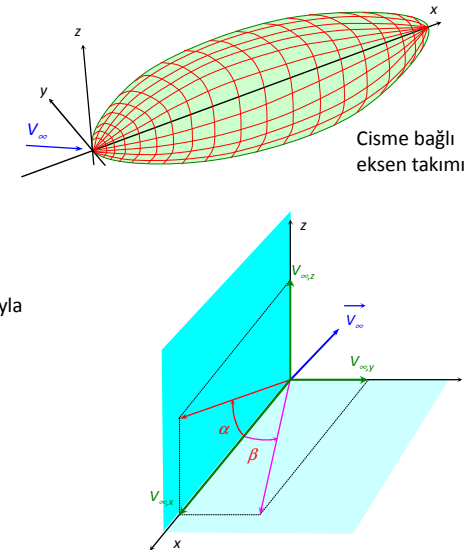
$$V_{\infty y} = V_\infty \cos \delta_y$$

$$V_{\infty z} = V_\infty \cos \delta_z$$

$$\cos \delta_x = \cos \alpha \cos \beta$$

$$\cos \delta_y = \cos \alpha \sin \beta$$

$$\cos \delta_z = \cos \beta \sin \alpha$$

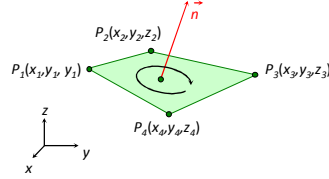
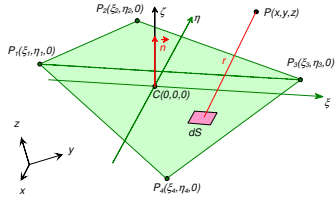


Panele bağlı eksen takımının oluşturulması

Panel köşe noktalarının koordinatları

$$P_k(x_k, y_k, z_k), \quad k = 1, 2, 3, 4$$

cisme dışarıdan panel normali yönüne zıt yönde bakıldığında saat ibreleri yönünde sıralanmıştır. (Bousquet formülasyonunun gereği)



ζ eksenini normal doğrultudadır.
 ζ eksenini panel merkezinden geçmektedir.
 1-3 köşegenine paralel ve 1-3 yönündedir.
 η eksenini bu ikisine diktir.

Panel köşe noktalarının bu eksen takımındaki koordinatları $P_k(\zeta_k, \eta_k, 0), \quad k=1, 2, 3, 4$

Panele bağlı eksen takımının oluşturulması

Panel yöntemiyle hesaplamalar için öncelikle:

- Panel köşe noktalarının panele bağlı eksen takımındaki koordinatlarının,
- Herhangi bir i 'inci panel kontrol noktasının j 'inci panele bağlı eksen takımındaki koordinatlarının

elde edilmesi gerekmektedir. Bu hesaplar için de ayrıca

- Panel sentroidlerinin,
- Panel eksenlerinin cisme bağlı eksen takımındaki kosinüs direktörlerinin

bilinmesine gerek vardır.

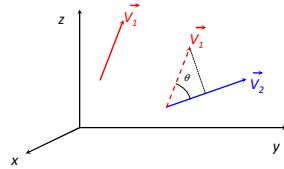
Bütün bu hesapların kolaylıkla yapılabilmesi için vektörlerin skaler ve vektörel çarpma özelliklerinden yararlanılacaktır.

İki vektörün skaler çarpımı

$$\vec{V}_1 = a_1\vec{i} + b_1\vec{j} + c_1\vec{k}$$

$$\vec{V}_2 = a_2\vec{i} + b_2\vec{j} + c_2\vec{k}$$

$$\vec{V}_1 \cdot \vec{V}_2 = |\vec{V}_1| \cdot |\vec{V}_2| \cos \theta$$



$$|\vec{V}_1| = d_1 = \sqrt{a_1^2 + b_1^2 + c_1^2}$$

$$|\vec{V}_2| = d_2 = \sqrt{a_2^2 + b_2^2 + c_2^2}$$

$$\vec{V}_1 \cdot \vec{V}_2 = a_1a_2 + b_1b_2 + c_1c_2$$

$$\cos \theta = \frac{\vec{V}_1 \cdot \vec{V}_2}{|\vec{V}_1| \cdot |\vec{V}_2|} = \frac{a_1a_2 + b_1b_2 + c_1c_2}{d_1d_2}$$

$$\frac{a_1}{d_1} = \cos \alpha_1, \quad \frac{b_1}{d_1} = \cos \beta_1, \quad \frac{c_1}{d_1} = \cos \gamma_1$$

$$\cos \theta = \cos \alpha_1 \cos \alpha_2 + \cos \beta_1 \cos \beta_2 + \cos \gamma_1 \cos \gamma_2$$

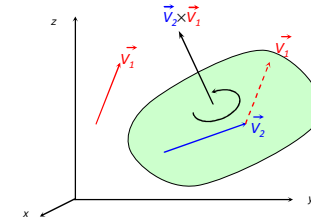
$$\frac{a_2}{d_2} = \cos \alpha_2, \quad \frac{b_2}{d_2} = \cos \beta_2, \quad \frac{c_2}{d_2} = \cos \gamma_2$$

İki vektörün vektörel çarpımı

$$\vec{V}_1 = a_1\vec{i} + b_1\vec{j} + c_1\vec{k}$$

$$\vec{V}_2 = a_2\vec{i} + b_2\vec{j} + c_2\vec{k}$$

$$\vec{V}_2 \times \vec{V}_1 = \begin{vmatrix} \vec{i} & \vec{j} & \vec{k} \\ a_2 & b_2 & c_2 \\ a_1 & b_1 & c_1 \end{vmatrix}$$



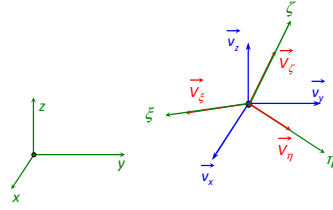
$$\vec{V}_2 \times \vec{V}_1 = \begin{vmatrix} b_2 & c_2 \\ b_1 & c_1 \end{vmatrix} \vec{i} - \begin{vmatrix} a_2 & c_2 \\ a_1 & c_1 \end{vmatrix} \vec{j} + \begin{vmatrix} a_2 & b_2 \\ a_1 & b_1 \end{vmatrix} \vec{k}$$

$$= (b_2c_1 - b_1c_2)\vec{i} + (a_1c_2 - a_2c_1)\vec{j} + (a_2b_1 - a_1b_2)\vec{k}$$

Bir vektörün başka bir eksen takımına aktarılması

$$\vec{V}_{\xi\eta\zeta} = v_\xi \vec{e}_\xi + v_\eta \vec{e}_\eta + v_\zeta \vec{e}_\zeta$$

$$\begin{cases} \vec{e}_\xi = \xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k} \\ \vec{e}_\eta = \eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k} \\ \vec{e}_\zeta = \zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k} \end{cases} \text{ olup}$$



$$\vec{V}_{\xi\eta\zeta} = v_\xi (\xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k}) + v_\eta (\eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k}) + v_\zeta (\zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k})$$

$$\vec{V}_{\xi\eta\zeta} = (v_\xi \xi_x + v_\eta \eta_x + v_\zeta \zeta_x) \vec{i} + (v_\xi \xi_y + v_\eta \eta_y + v_\zeta \zeta_y) \vec{j} + (v_\xi \xi_z + v_\eta \eta_z + v_\zeta \zeta_z) \vec{k}$$

Veya $\vec{V}_{xyz} = v_x \vec{i} + v_y \vec{j} + v_z \vec{k}$

olmak üzere $\begin{cases} v_x = v_\xi \xi_x + v_\eta \eta_x + v_\zeta \zeta_x \\ v_y = v_\xi \xi_y + v_\eta \eta_y + v_\zeta \zeta_y \\ v_z = v_\xi \xi_z + v_\eta \eta_z + v_\zeta \zeta_z \end{cases}$ elde edilir.

Bir vektörün başka bir eksen takımına aktarılması

Ters yönde bir dönüşüm için $\begin{aligned} v_\xi &= \vec{V}_{xyz} \cdot \vec{e}_\xi = (v_x \vec{i} + v_y \vec{j} + v_z \vec{k}) \cdot (\xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k}) \\ v_\eta &= \vec{V}_{xyz} \cdot \vec{e}_\eta = (v_x \vec{i} + v_y \vec{j} + v_z \vec{k}) \cdot (\eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k}) \\ v_\zeta &= \vec{V}_{xyz} \cdot \vec{e}_\zeta = (v_x \vec{i} + v_y \vec{j} + v_z \vec{k}) \cdot (\zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k}) \end{aligned}$

yazılarak $\begin{cases} v_\xi = v_x \xi_x + v_y \xi_y + v_z \xi_z \\ v_\eta = v_x \eta_x + v_y \eta_y + v_z \eta_z \\ v_\zeta = v_x \zeta_x + v_y \zeta_y + v_z \zeta_z \end{cases}$ elde edilir.

Burada: $\begin{cases} \xi_x = \frac{\vec{e}_\xi \cdot \vec{i}}{|\vec{e}_\xi| \cdot |\vec{i}|}, \quad \xi_y = \frac{\vec{e}_\xi \cdot \vec{j}}{|\vec{e}_\xi| \cdot |\vec{j}|}, \quad \xi_z = \frac{\vec{e}_\xi \cdot \vec{k}}{|\vec{e}_\xi| \cdot |\vec{k}|} \\ \eta_x = \frac{\vec{e}_\eta \cdot \vec{i}}{|\vec{e}_\eta| \cdot |\vec{i}|}, \quad \eta_y = \frac{\vec{e}_\eta \cdot \vec{j}}{|\vec{e}_\eta| \cdot |\vec{j}|}, \quad \eta_z = \frac{\vec{e}_\eta \cdot \vec{k}}{|\vec{e}_\eta| \cdot |\vec{k}|} \\ \zeta_x = \frac{\vec{e}_\zeta \cdot \vec{i}}{|\vec{e}_\zeta| \cdot |\vec{i}|}, \quad \zeta_y = \frac{\vec{e}_\zeta \cdot \vec{j}}{|\vec{e}_\zeta| \cdot |\vec{j}|}, \quad \zeta_z = \frac{\vec{e}_\zeta \cdot \vec{k}}{|\vec{e}_\zeta| \cdot |\vec{k}|} \end{cases}$ Kosinüs direktörleridir

Panel sentroidinin koordinatları

Panel sentroidinin cisme bağlı eksen takımındaki koordinatları

$$x_C = \frac{1}{4}(x_1 + x_2 + x_3 + x_4)$$

Dörtgen paneller için $y_C = \frac{1}{4}(y_1 + y_2 + y_3 + y_4)$

$$z_C = \frac{1}{4}(z_1 + z_2 + z_3 + z_4)$$

$$x_C = \frac{1}{3}(x_1 + x_2 + x_3)$$

Üçgen paneller için: $y_C = \frac{1}{3}(y_1 + y_2 + y_3)$

$$z_C = \frac{1}{3}(z_1 + z_2 + z_3)$$

Panel eksenlerinin cisme bağlı eksen takımında kosinüs direktörleri

Panel üzerindeki herhangi iki vektörün vektörel çarpımı panel yüzeyine dik olacaktır

$$\vec{P}_1 P_3 \times \vec{P}_1 P_2 \parallel \vec{\zeta}$$

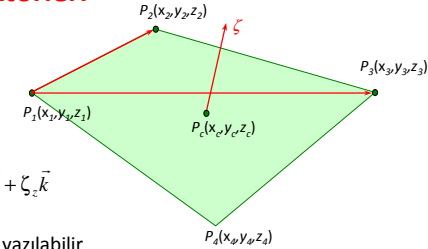
ζ doğrultusunda birim vektör $\vec{e}_\zeta = \zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k}$

olmak üzere $\zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k} = \frac{\vec{P}_1 P_3 \times \vec{P}_1 P_2}{|\vec{P}_1 P_3 \times \vec{P}_1 P_2|}$ yazılabilir

$$\vec{P}_1 P_2 = (a_{12}, b_{12}, c_{12}), \quad a_{12} = x_2 - x_1, \quad b_{12} = y_2 - y_1, \quad c_{12} = z_2 - z_1$$

$$\vec{P}_1 P_3 = (a_{13}, b_{13}, c_{13}), \quad a_{13} = x_3 - x_1, \quad b_{13} = y_3 - y_1, \quad c_{13} = z_3 - z_1$$

$$\begin{aligned} \vec{P}_1 P_3 \times \vec{P}_1 P_2 &= \begin{vmatrix} \vec{i} & \vec{j} & \vec{k} \\ a_{13} & b_{13} & c_{13} \\ a_{12} & b_{12} & c_{12} \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} b_{13} & c_{13} \\ b_{12} & c_{12} \end{vmatrix} \vec{i} - \begin{vmatrix} a_{13} & c_{13} \\ a_{12} & c_{12} \end{vmatrix} \vec{j} + \begin{vmatrix} a_{13} & b_{13} \\ a_{12} & b_{12} \end{vmatrix} \vec{k} \\ &= (b_{13}c_{12} - b_{12}c_{13}) \vec{i} + (c_{13}a_{12} - c_{12}a_{13}) \vec{j} + (a_{13}b_{12} - a_{12}b_{13}) \vec{k} \end{aligned}$$



olmak üzere

Panel eksenlerinin cisme bağlı eksen takımında kosinüs direktörleri

Böylece $\begin{cases} \zeta_x = d_x/d \\ \zeta_y = d_y/d \\ \zeta_z = d_z/d \end{cases}$ olur. Burada $\begin{cases} d_x = b_{13}c_{12} - b_{12}c_{13} \\ d_y = c_{13}a_{12} - c_{12}a_{13} \\ d_z = a_{13}b_{12} - a_{12}b_{13} \end{cases} ; \quad d = \sqrt{d_x^2 + d_y^2 + d_z^2}$

ξ doğrultusunda birim vektör $\vec{e}_\xi = \xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k}$

P_1P_3 doğrultusuna paralel olacağı için $\xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k} = \frac{\vec{P}_1P_3}{|\vec{P}_1P_3|}$

$\vec{P}_1P_3 = (a_{13}, b_{13}, c_{13})$ olmak üzere $\begin{cases} \xi_x = \frac{a_{13}}{d} \\ \xi_y = \frac{b_{13}}{d} \\ \xi_z = \frac{c_{13}}{d} \end{cases}$

Burada $\begin{cases} a_{13} = x_3 - x_1, & b_{13} = y_3 - y_1, & c_{13} = z_3 - z_1 \\ d = \frac{|\vec{P}_1P_3|}{|\vec{P}_1P_3|} = \sqrt{a_{13}^2 + b_{13}^2 + c_{13}^2} \end{cases}$

Panel eksenlerinin cisme bağlı eksen takımında kosinüs direktörleri

Panel η eksenini diğer iki eksene dik olup $\vec{e}_\zeta \times \vec{e}_\xi = \vec{e}_\eta = \eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k}$

$$\eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k} = \begin{vmatrix} \vec{i} & \vec{j} & \vec{k} \\ \zeta_x & \zeta_y & \zeta_z \\ \xi_x & \xi_y & \xi_z \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} \zeta_y & \zeta_z \\ \xi_y & \xi_z \end{vmatrix} \vec{i} - \begin{vmatrix} \zeta_x & \zeta_z \\ \xi_x & \xi_z \end{vmatrix} \vec{j} + \begin{vmatrix} \zeta_x & \zeta_y \\ \xi_x & \xi_y \end{vmatrix} \vec{k}$$

Böylece $\begin{cases} \eta_x = \zeta_y \zeta_z - \zeta_x \zeta_z \\ \eta_y = \zeta_z \zeta_x - \zeta_x \zeta_x \\ \eta_z = \zeta_x \zeta_y - \zeta_x \zeta_y \end{cases}$ olur

Panel köşe noktalarının panele bağlı eksen takımındaki koordinatları

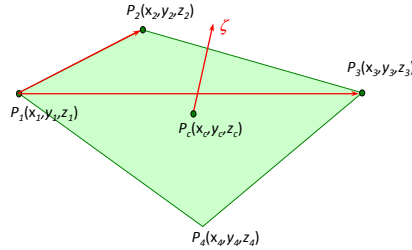
Köşe noktası koordinatı $P_k(\xi, \eta, \theta)$ olup

$$\vec{P}_cP_k = a_{ck} \vec{i} + b_{ck} \vec{j} + c_{ck} \vec{k}, \quad (k=1,2,3,4)$$

$$\begin{cases} a_{ck} = x_k - x_c \\ b_{ck} = y_k - y_c \\ c_{ck} = z_k - z_c \end{cases} \quad \left| \frac{\vec{P}_cP_k}{|\vec{P}_cP_k|} \right| = d_{ck} = \sqrt{a_{ck}^2 + b_{ck}^2 + c_{ck}^2}$$

olmak üzere

$$\begin{cases} \xi_k = \frac{\vec{P}_cP_k \cdot \vec{e}_\xi}{|\vec{P}_cP_k|} \\ \eta_k = \frac{\vec{P}_cP_k \cdot \vec{e}_\eta}{|\vec{P}_cP_k|} \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} \xi_k = a_{ck} \xi_x + b_{ck} \xi_y + c_{ck} \xi_z \\ \eta_k = a_{ck} \eta_x + b_{ck} \eta_y + c_{ck} \eta_z \end{cases}$$



i panel kontrol noktasının j panel eksen takımındaki koordinatları

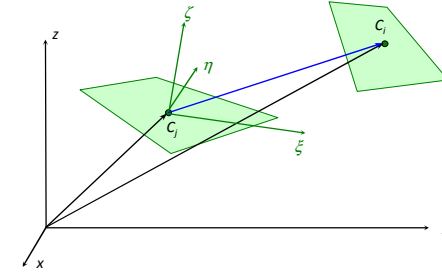
$$\vec{C}_jC_i = a_{ji} \vec{i} + b_{ji} \vec{j} + c_{ji} \vec{k}$$

$$a_{ji} = x_{ci} - x_{cj}$$

$$b_{ji} = y_{ci} - y_{cj}$$

$$c_{ji} = z_{ci} - z_{cj}$$

x_{ci}, y_{ci}, z_{ci} Panel sentroid koordinatları



$$\xi_i = \vec{C}_jC_i \cdot \vec{e}_\xi$$

$$\eta_i = \vec{C}_jC_i \cdot \vec{e}_\eta$$

$$\zeta_i = \vec{C}_jC_i \cdot \vec{e}_\zeta$$

$$\begin{cases} \xi_i = a_{ji} \xi_x + b_{ji} \xi_y + c_{ji} \xi_z \\ \eta_i = a_{ji} \eta_x + b_{ji} \eta_y + c_{ji} \eta_z \\ \zeta_i = a_{ji} \zeta_x + b_{ji} \zeta_y + c_{ji} \zeta_z \end{cases}$$

ξ_j, η_j, ζ_j : Panele bağlı eksen takımında koordinatlar

$\xi_x, \eta_x, \zeta_x, \dots$: Panel eksenlerinin kosinüs direktörleri

Serbest akım hızının panel eksen takımındaki bileşenleri

$$\vec{V}_\infty = V_{\infty x} \vec{i} + V_{\infty y} \vec{j} + V_{\infty z} \vec{k} \quad \text{Cisme bağlı eksen takımında hız vektörü}$$

$$\vec{V}_{\infty p} = V_{\infty \xi} \vec{e}_\xi + V_{\infty \eta} \vec{e}_\eta + V_{\infty \zeta} \vec{e}_\zeta \quad \text{Panele bağlı eksen takımında hız vektörü}$$

$$V_{\infty \xi} = \vec{V}_\infty \cdot \vec{e}_\xi = (V_{\infty x} \vec{i} + V_{\infty y} \vec{j} + V_{\infty z} \vec{k}) \cdot (\xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k})$$

$$V_{\infty \eta} = \vec{V}_\infty \cdot \vec{e}_\eta = (V_{\infty x} \vec{i} + V_{\infty y} \vec{j} + V_{\infty z} \vec{k}) \cdot (\eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k})$$

$$V_{\infty \zeta} = \vec{V}_\infty \cdot \vec{e}_\zeta = (V_{\infty x} \vec{i} + V_{\infty y} \vec{j} + V_{\infty z} \vec{k}) \cdot (\zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k})$$

$$\begin{aligned} V_{\infty \xi} &= V_{\infty x} \xi_x + V_{\infty y} \xi_y + V_{\infty z} \xi_z \\ V_{\infty \eta} &= V_{\infty x} \eta_x + V_{\infty y} \eta_y + V_{\infty z} \eta_z \\ V_{\infty \zeta} &= V_{\infty x} \zeta_x + V_{\infty y} \zeta_y + V_{\infty z} \zeta_z \end{aligned}$$

$\xi_x, \eta_x, \zeta_x, \dots$: Panel eksenlerinin kosinüs direktörleri

Hız bileşenlerinin j paneli eksen takımından cisme bağlı eksen takımına aktarılması

hız vektörü

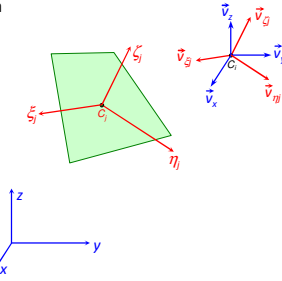
$$\begin{aligned} \vec{V}_j &= v_{\xi_j} \vec{e}_{\xi_j} + v_{\eta_j} \vec{e}_{\eta_j} + v_{\zeta_j} \vec{e}_{\zeta_j} & j \text{ paneline bağlı eksen takımında} \\ \vec{V} &= v_x \vec{i} + v_y \vec{j} + v_z \vec{k} & \text{Cisme bağlı eksen takımında} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} v_x &= \vec{V}_j \cdot \vec{i} = (v_{\xi_j} \vec{e}_{\xi_j} + v_{\eta_j} \vec{e}_{\eta_j} + v_{\zeta_j} \vec{e}_{\zeta_j}) \cdot \vec{i} = \\ &= \begin{bmatrix} v_{\xi_j} (\xi_{xj} \vec{i} + \xi_{yj} \vec{j} + \xi_{zj} \vec{k}) + \\ v_{\eta_j} (\eta_{xj} \vec{i} + \eta_{yj} \vec{j} + \eta_{zj} \vec{k}) + \\ v_{\zeta_j} (\zeta_{xj} \vec{i} + \zeta_{yj} \vec{j} + \zeta_{zj} \vec{k}) \end{bmatrix} \cdot \vec{i} \end{aligned}$$

$$v_x = v_{\xi_j} \xi_{xj} + v_{\eta_j} \eta_{xj} + v_{\zeta_j} \zeta_{xj}$$

Benzeri işlemlerle

$$\begin{aligned} v_y &= \vec{V}_j \cdot \vec{j} & \Rightarrow & \begin{aligned} v_y &= \vec{V}_j \cdot \vec{j} = v_{\xi_j} \xi_{yj} + v_{\eta_j} \eta_{yj} + v_{\zeta_j} \zeta_{yj} \\ v_z &= \vec{V}_j \cdot \vec{k} & \Rightarrow & \begin{aligned} v_z &= \vec{V}_j \cdot \vec{k} = v_{\xi_j} \xi_{zj} + v_{\eta_j} \eta_{zj} + v_{\zeta_j} \zeta_{zj} \end{aligned} \end{aligned} \end{aligned}$$



$\xi_x, \eta_x, \zeta_x, \dots$

Panel eksenlerinin kosinüs direktörleri

Hız bileşenlerinin i'inci panele bağlı eksen takımına aktarılması

$$\vec{V} = V_x \vec{i} + V_y \vec{j} + V_z \vec{k} \quad \text{Cisme bağlı eksen takımında hız vektörü}$$

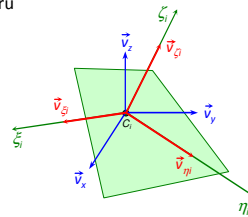
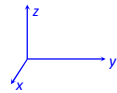
$$\vec{V}_p = V_{\xi_i} \vec{e}_{\xi_i} + V_{\eta_i} \vec{e}_{\eta_i} + V_{\zeta_i} \vec{e}_{\zeta_i} \quad \text{Panele bağlı eksen takımında hız vektörü}$$

$$V_{\xi_i} = \vec{V} \cdot \vec{e}_{\xi_i} = (V_x \vec{i} + V_y \vec{j} + V_z \vec{k}) \cdot (\xi_x \vec{i} + \xi_y \vec{j} + \xi_z \vec{k})$$

$$V_{\eta_i} = \vec{V} \cdot \vec{e}_{\eta_i} = (V_x \vec{i} + V_y \vec{j} + V_z \vec{k}) \cdot (\eta_x \vec{i} + \eta_y \vec{j} + \eta_z \vec{k})$$

$$V_{\zeta_i} = \vec{V} \cdot \vec{e}_{\zeta_i} = (V_x \vec{i} + V_y \vec{j} + V_z \vec{k}) \cdot (\zeta_x \vec{i} + \zeta_y \vec{j} + \zeta_z \vec{k})$$

$$\begin{aligned} V_{\xi_i} &= V_x \xi_x + V_y \xi_y + V_z \xi_z \\ V_{\eta_i} &= V_x \eta_x + V_y \eta_y + V_z \eta_z \\ V_{\zeta_i} &= V_x \zeta_x + V_y \zeta_y + V_z \zeta_z \end{aligned}$$



$\xi_x, \eta_x, \zeta_x, \dots$: Panel eksenlerinin kosinüs direktörleri