

22. Eleman tipleri ve matrisleri

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Kuvvet metodunda kullanılabilecek eleman tipleri sınırlıdır. Przemieniecki¹ ana kaynak alınmıştır. Çubuk(düzlem/uzay kafes, çerçeve) ve yüzeyel elemanların (levha ve plak) denge, esneklik, gerilme matrislerine yer verilecektir. Denge matrisleri hem yerel hem de genel koordinatlarda verilecek, esneklik matrislerinin teorik temelini inilmeyecektir.

22.1 Düzlem kafes eleman matrisleri

Yerel denge matrisi:

Şekil 22.1 de bir düzlem kafes sistemin i. elemanı görülmektedir. \hat{x}_1, \hat{x}_2 yerel koordinatlar ve \hat{S}_1, \hat{S}_2 yerel kuvvetleridir. Bu iki kuvvet birbirinden bağımsız değildir, biri diğeri cinsinden ifade edilebilir. Eleman dengede olmak zorunda olduğundan $\sum \hat{x}_1 = 0$ olmalıdır, $\hat{S}_1 + \hat{S}_2 = 0$. Bunlardan biri, örneğin \hat{S}_2 , bağımsız bilinmeyen olarak seçilirse $\hat{S}_1 = -\hat{S}_2$ olur. O halde elemanın tüm kuvvetlerini bilinmeyen olarak almak gerekmez. Kuvvet metodunda bağımsız değişkenler F harfi ile gösterilir. Bu elemanın bir bağımsız kuvveti olduğundan j ucundaki \hat{S}_2 yi bağımsız kuvvet olarak seçelim(Şekil 22.2): $\hat{S}_2 = F_1, \hat{S}_1 = -F_1$ olur. Matris notasyonunda

$$\begin{bmatrix} \hat{S}_1 \\ \hat{S}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 \\ 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \end{bmatrix} \quad \text{Yerel denge} \quad (22.1)$$

$$\underline{\hat{S}} = \underline{\hat{B}} F \quad (22.1a)$$

22.1 veya 22.1a elemanın yerel denge koşulu(denge denklemleri), F_1 elemanın bağımsız kuvveti(elemanın bilinmeyen), \hat{S}_1, \hat{S}_2 ise F_1 e bağımlı yerel uç kuvvetleridir. $\underline{\hat{B}}$ ye elemanın yerel denge matrisi denir.

Transformasyon ve genel denge matrisi:

Düzlem kafes elemanın transformasyon matrisi 4.1 de verilmişti:

$$\underline{T} = \begin{bmatrix} \Delta_1/L & \Delta_2/L & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \Delta_1/L & \Delta_2/L \end{bmatrix} \quad (22.3)$$

Şekil 22.3 de elemanın yerel ve genel uç kuvvetleri gösterilmiştir. S_1, S_2, S_3, S_4 kuvvetleri \hat{S}_1 ve \hat{S}_2 nin genel eksenler yönündeki bileşenleri dir. 4.2 ye göre,

$$\begin{bmatrix} S_1 \\ S_2 \\ S_3 \\ S_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \Delta_1/L & 0 \\ \Delta_2/L & 0 \\ 0 & \Delta_1/L \\ 0 & \Delta_2/L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{S}_1 \\ \hat{S}_2 \end{bmatrix}$$

22.1 den $\underline{\hat{S}}$ yerine yazılırsa

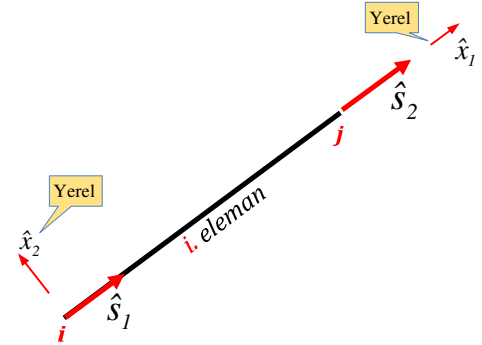
$$\begin{bmatrix} S_1 \\ S_2 \\ S_3 \\ S_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \Delta_1/L & 0 \\ \Delta_2/L & 0 \\ 0 & \Delta_1/L \\ 0 & \Delta_2/L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 \\ 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} S_1 \\ S_2 \\ S_3 \\ S_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -c_1 \\ -c_2 \\ c_1 \\ c_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \end{bmatrix} \quad \text{genel denge}$$

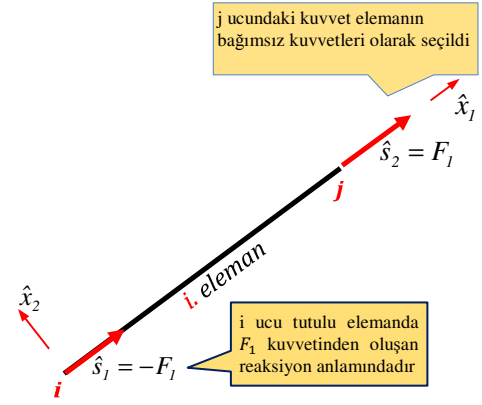
$i(x_{1i}, x_{2i})$ ve $j(x_{1j}, x_{2j})$ genel koordinatları geometriden bilinir.
 $\Delta_1 = x_{1j} - x_{1i}, \Delta_2 = x_{2j} - x_{2i}$

$$L = \sqrt{\Delta_1^2 + \Delta_2^2}, \quad c_1 = \frac{\Delta_1}{L}, \quad c_2 = \frac{\Delta_2}{L}$$

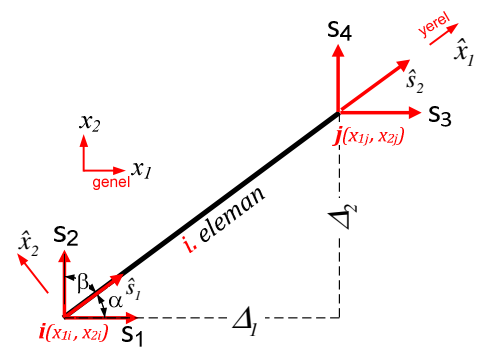
$$\underline{S} = \underline{B} F \quad (22.4a)$$



Şekil 22.1: düzlem kafes elemanın yerel uç kuvvetleri



Şekil 22.2: düzlem kafes elemanın bağımsız ve bağımlı yerel uç kuvvetleri



Şekil 22.3: düzlem kafes elemanın genel ve yerel uç kuvvetleri

¹ Przemieniecki, J., S., Theory of matrix structural analysis, McGraw-Hill, 1968.

22. Eleman tipleri ve matrisleri

22.4 veya 22.4a elemanın genel denge koşulu(denge denklemleri), F elemanın bilinmeyen(elemanın bağımsız kuvveti), \underline{S} bağımlı yerel uç kuvvetleridir. \underline{B} ye elemanın genel denge matrisi denir.

Esneklik matrisi:

Elemanın esnekli bağıntısı 20.5 de çıkarılmıştı(basitleştirmek için i indisi kullanılmayacaktır):

$$f = \frac{L}{EA} \quad (22.5)$$

$$\underline{f} = \left[\frac{L}{EA} \right] \underline{F}_1 \quad (22.5a)$$

f: Esneklik matrisi
L: elemanın boyu
E: Elastisite modülü
A: Kesit alanı

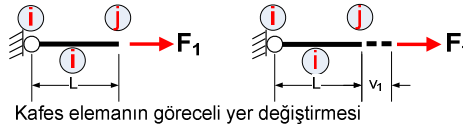
Göreceli yer değiştirme:

i ucu tutulu elemanda F_1 bağımsız kuvveti j ucunda v_1 yer değiştirmesine(elemanın boyca değişimi) neden olur. v_1 , f , F_1 arasındaki ilişki

$$\underline{v}_1 = \left[\frac{L}{EA} \right] \underline{F}_1 \quad (22.6)$$

$$v = \underline{f} F \quad (22.6a)$$

Göreceli yer değiştirmeler



Gerilme(mukavemetten):

$$\underline{\sigma}_{11} = \left[\frac{1}{A} \right] \underline{F}_1 \quad (22.7)$$

$$\sigma = \underline{H} F \quad (22.7a)$$

22.2 Uzun kafes eleman matrisleri

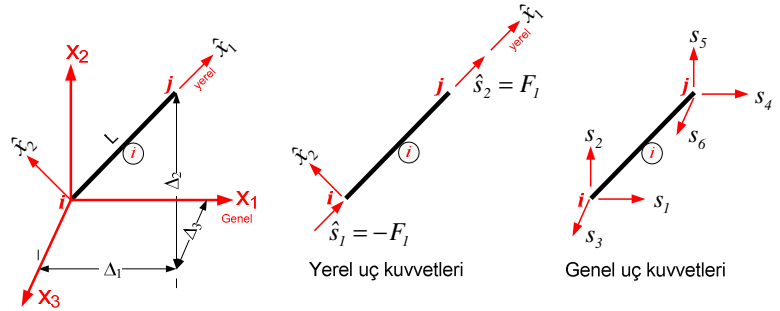
Yerel denge matrisi:

Şekil 22.4 de bir uzay kafes sistemin i. elemanı görülmektedir. \hat{x}_1 , \hat{x}_2 yerel koordinatlar \hat{S}_1 , \hat{S}_2 yerel kuvvetleridir. Bu elemanın bir bağımsız kuvveti olduğundan j ucundaki \hat{S}_2 bağımsız kuvvet olarak seçilmiştir. F_1 elemanın bilinmeyen(bağımsız kuvvet) $\hat{S}_2 = F_1$, $\hat{S}_1 = -F_1$ olur. Matris notasyonunda

$$\underline{\hat{S}} = \underline{\hat{B}} \underline{F} \quad (22.8)$$

Yerel denge

$$\underline{\hat{S}} = \underline{\hat{B}} F \quad (22.8a)$$



Şekil 22.4: Uzun kafes eleman

Uzun ve düzlem kafes elemanın yerel denge denklemleri aynıdır.

Transformasyon ve genel denge matrisi:

Uzun kafes elemanın transformasyon matrisi 4.4 de verilmişti:

$$\underline{T} = \begin{bmatrix} \Delta_1/L & \Delta_2/L & \Delta_3/L & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \Delta_1/L & \Delta_2/L & \Delta_3/L \end{bmatrix} \quad (22.9)$$

Şekil 22.4 de elemanın yerel ve genel uç kuvvetleri gösterilmiştir. S_1 , S_2 , S_3 genel kuvvetleri \hat{S}_1 yerel kuvvetinin genel eksenler üzerindeki izdüşümüdür. 4.5 ye göre,

22. Eleman tipleri ve matrisleri

$$\begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \Delta_1/L & 0 \\ \Delta_2/L & 0 \\ \Delta_3/L & 0 \\ 0 & \Delta_1/L \\ 0 & \Delta_2/L \\ 0 & \Delta_3/L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \end{bmatrix}, \quad 22.8 \text{ yerine yazılırsa}$$

$\underline{\underline{S}} = \underline{\underline{T}}^T \underline{\underline{\hat{S}}}$

$$\begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \Delta_1/L & 0 \\ \Delta_2/L & 0 \\ \Delta_3/L & 0 \\ 0 & \Delta_1/L \\ 0 & \Delta_2/L \\ 0 & \Delta_3/L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 \\ 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_1 \end{bmatrix}$$

$\underline{\underline{S}} = \underline{\underline{T}}^T \underline{\underline{B}} \underline{\underline{F}}$

$$\begin{matrix} i \\ j \end{matrix} \begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -c_1 \\ -c_2 \\ -c_3 \\ c_1 \\ c_2 \\ c_3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_1 \end{bmatrix}$$

$\underline{\underline{S}} = \underline{\underline{B}} \underline{\underline{F}}$

Genel denge

$i(x_{1i}, x_{2i}, x_{3i})$ ve $j(x_{1j}, x_{2j}, x_{3j})$ genel koordinatları geometriden bilinir.
 $\Delta_1 = x_{1j} - x_{1i}$, $\Delta_2 = x_{2j} - x_{2i}$, $\Delta_3 = x_{3j} - x_{3i}$

$$L = \sqrt{\Delta_1^2 + \Delta_2^2 + \Delta_3^2}, \quad c_1 = \frac{\Delta_1}{L}, \quad c_2 = \frac{\Delta_2}{L}, \quad c_3 = \frac{\Delta_3}{L},$$

(22.10)

$$\underline{\underline{S}} = \underline{\underline{B}} \underline{\underline{F}}$$

(22.10a)

Esneklik matrisi:

$$f = \frac{L}{EA}$$

f : Esneklik matrisi
 L: elemanın boyu
 E: Elastisite modülü
 A: Kesit alanı

(22.11)

$$\underline{\underline{f}} = \left[\frac{L}{EA} \right]$$

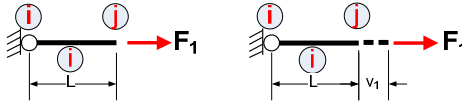
(22.11a)

Uzay ve düzlem kafes elemanın esneklik matrisi aynıdır.

Göreceli yer değiştirme:

i ucu tutulu elemanda F_1 bağımsız kuvveti v_1 yer değiştirmesine (elemanın boyca değişimi) neden olur. v_1 , f , F_1 arasındaki ilişki

$$\begin{bmatrix} v_1 \\ \underline{\underline{v}} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} L \\ EA \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ \underline{\underline{F}} \end{bmatrix}$$



(22.12)

$$\underline{\underline{v}} = \underline{\underline{f}} \underline{\underline{F}} \quad \text{Göreceli yer değiştirmeler}$$

Kafes elemanın göreceli yer değiştirmesi

(22.12a)

Gerilme:

$$\begin{bmatrix} \sigma_{11} \\ \underline{\underline{\sigma}} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 \\ A \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ \underline{\underline{F}} \end{bmatrix}$$

(22.13)

$$\underline{\underline{\sigma}} = \underline{\underline{H}} \underline{\underline{F}}$$

(22.13a)

22. Eleman tipleri ve matrisleri

22.3 Düzlem çerçeve eleman matrisleri

Düzlem çerçeve elemanın yerel koordinatlardaki uç kuvvetleri şekil 22.5 de gösterilmiştir. \hat{x}_3 lokal eksen kâğıt(ekran) düzlemine dik ve okuyucuya doğru yönelmiştir. Her uçta 3 adet olmak üzere toplam 6 yerel kuvvet vardır.

$$\hat{s}^i = \begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \\ \hat{s}_3 \\ \hat{s}_4 \\ \hat{s}_5 \\ \hat{s}_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} i \\ j \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \\ \hat{s}_3 \\ \hat{s}_4 \\ \hat{s}_5 \\ \hat{s}_6 \end{bmatrix}$$

\hat{s}_1 : i noktasında \hat{x}_1 yönünde aksel kuvvet
 \hat{s}_2 : i noktasında \hat{x}_2 yönünde kesme kuvveti
 \hat{s}_3 : i noktasında \hat{x}_3 etrafında moment
 \hat{s}_4 : j noktasında \hat{x}_1 yönünde aksel kuvvet
 \hat{s}_5 : j noktasında \hat{x}_2 yönünde kesme kuvveti
 \hat{s}_6 : j noktasında \hat{x}_3 etrafında moment

Yerel denge matrisi:

Bu altı kuvvet $\sum \hat{x}_1 = 0$, $\sum \hat{x}_2 = 0$, $\sum M_{\hat{x}_3} = 0$ denge koşullarını sağlamalıdır. j ucundakiler

$$\hat{s}_4 = F_1, \hat{s}_5 = F_2, \hat{s}_6 = F_3 \quad (22.15)$$

elemanın bilinmeyen kuvvetleri(bağımsız kuvvetler) olarak seçilir ve elemanın dengesi yazılırsa:

$$\sum \hat{x}_1 = 0: \hat{s}_1 + F_1 = 0 \rightarrow \hat{s}_1 = -F_1 \quad \text{--- } \hat{x}_1 \text{ yönü denge}$$

$$\sum \hat{x}_2 = 0: \hat{s}_2 + F_2 = 0 \rightarrow \hat{s}_2 = -F_2 \quad \text{--- } \hat{x}_2 \text{ yönü denge}$$

$$\sum M_{\hat{x}_3} = 0: \hat{s}_3 + F_2 L + F_3 = 0 \rightarrow \hat{s}_3 = -F_2 L - F_3 \quad \text{--- } \hat{x}_3 \text{ etrafında moment dengesi}$$

olur. 22.15 ve 22.16 bağıntıları matris olarak

$$\hat{s} = \hat{B} F \quad (22.17)$$

\hat{B} : Yerel denge matrisi
 F : Yerel denge

$$\hat{S} = \hat{B} F \quad (22.17a)$$

yazılabilir. \hat{S} yerel kuvvetler, \hat{B} yerel denge matrisi ve F bağımsız bilinmeyenlerdir.

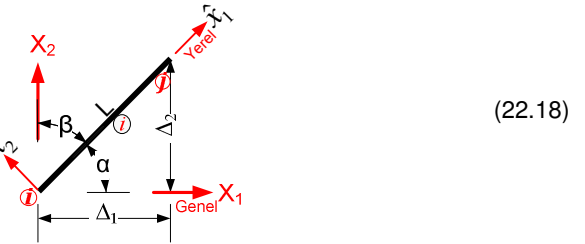
Transformasyon ve genel denge matrisi:

Düzlem çerçeve elemanın transformasyon matrisi 9.4 de verilmişti:

$$L = \sqrt{\Delta_1^2 + \Delta_2^2}, \quad c_1 = \frac{\Delta_1}{L}, \quad c_2 = \frac{\Delta_2}{L} \quad \text{olmak üzere}$$

$$T = \begin{bmatrix} c_1 & c_2 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -c_2 & c_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & c_1 & c_2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -c_2 & c_1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

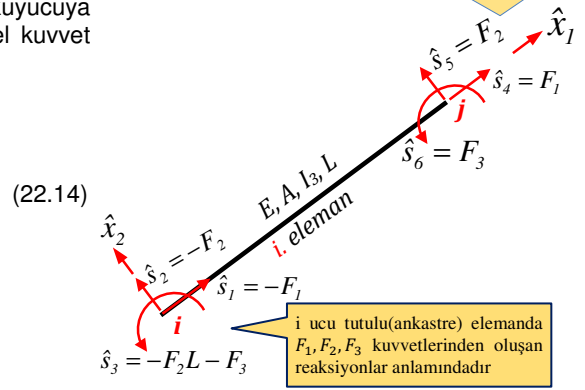
$$\underline{s} = T^T \hat{s} = \begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} c_1 & -c_2 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ c_2 & c_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & c_1 & -c_2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & c_2 & c_1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \\ \hat{s}_3 \\ \hat{s}_4 \\ \hat{s}_5 \\ \hat{s}_6 \end{bmatrix} \quad (22.18a)$$



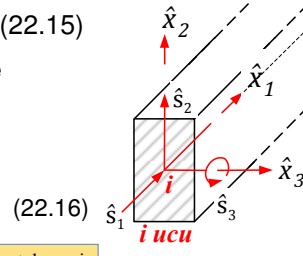
$$(22.18)$$

$$(22.18a)$$

j ucundaki kuvvetler elemanın bağımsız kuvvetleri olarak seçildi



i ucu tutulu(ankastre) elemanda F_1, F_2, F_3 kuvvetlerinden oluşan reaksiyonlar anlamındadır



$$(22.16)$$

Şekil 22.5: Düzlem çerçeve eleman

22. Eleman tipleri ve matrisleri

22.17 yerine yazılırsa

$$\begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} c_1 & -c_2 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ c_2 & c_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & c_1 & -c_2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & c_2 & c_1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 \\ 0 & -L & -1 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -c_1 & c_2 & 0 \\ -c_2 & -c_1 & 0 \\ 0 & -L & -1 \\ c_1 & -c_2 & 0 \\ c_2 & c_1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix}$$

Genel denge matrisi

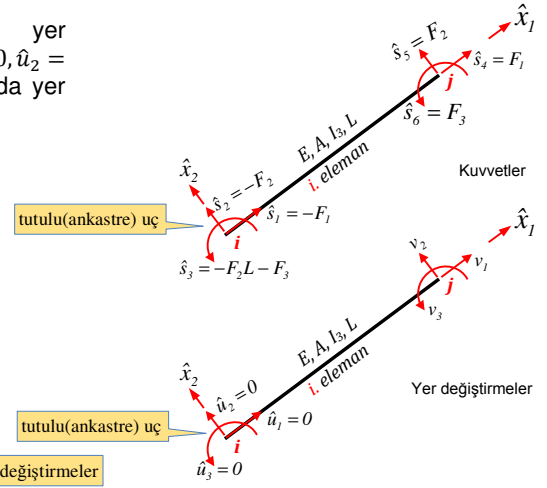
$$\underline{S} = \underline{B} \underline{F} \quad (22.19a)$$

Göreceli yer değiştirmeler ve esneklik matrisi:

i ucu tutulu(ankastre) elemanda j ucundaki kuvvetlerden oluşan yer değiştirmeler şekil 22.6 da gösterilmiştir. i ucu tutulu olduğundan $\hat{u}_1 = 0, \hat{u}_2 = 0, \hat{u}_3 = 0$ fakat $v_1 \neq 0, v_2 \neq 0, v_3 \neq 0$ dir. 9.3 e göre, yüksüz elemanda yer değiştirmeler ve kuvvetler arasında

$$\begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \\ \hat{s}_3 \\ F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 & -\frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI_3}{L^3} & \frac{6EI_3}{L^2} & 0 & -\frac{12EI_3}{L^3} & \frac{6EI_3}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI_3}{L^2} & \frac{4EI_3}{L} & 0 & -\frac{6EI_3}{L^2} & \frac{2EI_3}{L} \\ -\frac{EA}{L} & 0 & 0 & \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{12EI_3}{L^3} & -\frac{6EI_3}{L^2} & 0 & \frac{12EI_3}{L^3} & -\frac{6EI_3}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI_3}{L^2} & \frac{2EI_3}{L} & 0 & -\frac{6EI_3}{L^2} & \frac{4EI_3}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{u}_1 \\ \hat{u}_2 \\ \hat{u}_3 \\ v_1 \\ v_2 \\ v_3 \end{bmatrix}$$

Yerel rijitlik matrisi



Şekil 22.6: i. Ucu tutulu(ankastre) düzlem çerçeve eleman

bağıntısı vardır. $\hat{u}_1 = 0, \hat{u}_2 = 0, \hat{u}_3 = 0$ olduğu dikkate alınarak ilk üç kolon ve satır silinirse

$$\begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI_3}{L^3} & -\frac{6EI_3}{L^2} \\ 0 & -\frac{6EI_3}{L^2} & \frac{4EI_3}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \end{bmatrix}$$

Genel rijitlik matrisi

olur. Bu bağıntıdan \hat{k}_{jj} nin tersi alınarak \underline{v} hesaplanabilir:

$$\begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{L}{EA} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{L^3}{3EI_3} & \frac{L^2}{2EI_3} \\ 0 & \frac{L^2}{2EI_3} & \frac{L}{EI_3} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix}$$

Genel rijitlik matrisi

f: Esneklik matrisi
L: elemanın boyu
E: Elastisite modülü
A: Kesit alanı
I₃: x₃ eksenine atalet momenti

$$\underline{v} = \underline{f} \underline{F} \quad (22.20a)$$

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Gerilmeler(mukavemetten):

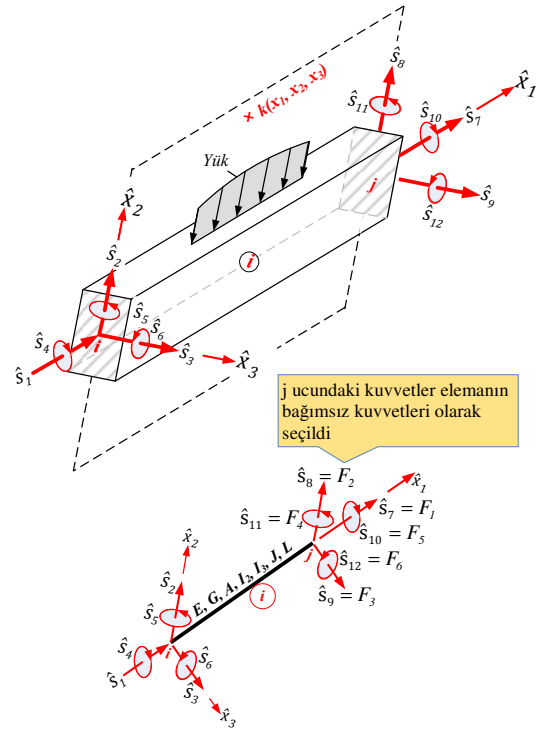
$$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F} \quad (22.21)$$

$$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F} \quad (22.21a)$$

22.4 Uzak çerçeve eleman matrisleri

Şekil 22.7 de elemanın yerel eksenleri ve yerel kuvvetleri gösterilmiştir. Yerel eksen takımının orijini i noktasındadır. Elemanın uzayda konumunun belirlenmesi, transformasyon matrisinin kurulabilmesi için i ve j düğümlerinin ve bir yardımcı k noktasının genel koordinatlarının bilinmesi gerekir. \hat{x}_1 yerel eksenini daima çubuk eksenidir. \hat{x}_2 yerel eksenini daima i - j - k noktalarının tanımladığı düzlem içindedir, yani, k noktası \hat{x}_2 ekseninin yönünü belirler. k noktası yardımıyla elemanın eksenini etrafında dönük olarak tanımlanabilmesi mümkün olur. k noktası, **eleman eksenini üzerinde olmamak kaydıyla**, sistemin herhangi bir noktası veya sistemde olmayan herhangi bir özel nokta olabilir. Özel bir nokta olması durumunda k noktasında serbestlik derecesi yoktur. k noktasının \hat{x}_2 yerel ekseninin yönünü belirlemek dışında başka bir işlevi yoktur.

$$\underline{\hat{S}} = \begin{bmatrix} \hat{S}_1 \\ \hat{S}_2 \\ \hat{S}_3 \\ \hat{S}_4 \\ \hat{S}_5 \\ \hat{S}_6 \\ \hat{S}_7 \\ \hat{S}_8 \\ \hat{S}_9 \\ \hat{S}_{10} \\ \hat{S}_{11} \\ \hat{S}_{12} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} i \text{ noktasında } \hat{x}_1 \text{ yönünde aksenal kuvvet} \\ i \text{ noktasında } \hat{x}_2 \text{ yönünde kesme kuvveti} \\ i \text{ noktasında } \hat{x}_3 \text{ yönünde kesme kuvveti} \\ i \text{ noktasında } \hat{x}_1 \text{ etrafında burulma momenti} \\ i \text{ noktasında } \hat{x}_2 \text{ etrafında eğilme momenti} \\ i \text{ noktasında } \hat{x}_3 \text{ etrafında eğilme momenti} \\ j \text{ noktasında } \hat{x}_1 \text{ yönünde aksenal kuvvet} \\ j \text{ noktasında } \hat{x}_2 \text{ yönünde kesme kuvveti} \\ j \text{ noktasında } \hat{x}_3 \text{ yönünde kesme kuvveti} \\ j \text{ noktasında } \hat{x}_1 \text{ etrafında burulma momenti} \\ j \text{ noktasında } \hat{x}_2 \text{ etrafında eğilme momenti} \\ j \text{ noktasında } \hat{x}_3 \text{ etrafında eğilme momenti} \end{bmatrix} \quad (22.22)$$



Şekil 22.7: Çerçeve eleman

Yerel denge matrisi:

Bu 12 kuvvet $\sum \hat{x}_1 = 0$, $\sum \hat{x}_2 = 0$, $\sum \hat{x}_3 = 0$, $\sum M_{\hat{x}_1} = 0$, $\sum M_{\hat{x}_2} = 0$, $\sum M_{\hat{x}_3} = 0$ denge koşullarını sağlamalıdır. j uçundakiler bilinmeyenler olarak seçilir ve denge koşulları yazılırsa

$$\underline{\hat{S}} = \underline{\hat{B}} \underline{F} \quad (22.23)$$

$$\underline{\hat{S}} = \underline{\hat{B}} \underline{F} \quad (22.23a)$$

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Transformasyon matrisi:

11.1-11.3 bağıntıları ile

$i(x_{1i}, x_{2i}, x_{3i}), j(x_{1j}, x_{2j}, x_{3j}), k(x_{1k}, x_{2k}, x_{3k})$ $\leftarrow i, j, k$ noktalarının koordinatları (geometriden biliniyor)

$$\Delta_1 = x_{1j} - x_{1i}, \Delta_2 = x_{2j} - x_{2i}, \Delta_3 = x_{3j} - x_{3i}$$

$$\beta_1 = x_{1k} - x_{1i}, \beta_2 = x_{2k} - x_{2i}, \beta_3 = x_{3k} - x_{3i}$$

$$\gamma_1 = \Delta_2\beta_3 - \Delta_3\beta_2, \gamma_2 = \Delta_3\beta_1 - \Delta_1\beta_3, \gamma_3 = \Delta_1\beta_2 - \Delta_2\beta_1$$

$$\delta_1 = \gamma_2\Delta_3 - \gamma_3\Delta_2, \delta_2 = \gamma_3\Delta_1 - \gamma_1\Delta_3, \delta_3 = \gamma_1\Delta_2 - \gamma_2\Delta_1$$

$$L = \sqrt{\Delta_1^2 + \Delta_2^2 + \Delta_3^2}, L_2 = \sqrt{\delta_1^2 + \delta_2^2 + \delta_3^2}, L_3 = \sqrt{\gamma_1^2 + \gamma_2^2 + \gamma_3^2}$$

$$t_{11} = \frac{\Delta_1}{L}, t_{12} = \frac{\Delta_2}{L}, t_{13} = \frac{\Delta_3}{L}$$

$$t_{21} = \frac{\delta_1}{L_2}, t_{22} = \frac{\delta_2}{L_2}, t_{23} = \frac{\delta_3}{L_2}$$

$$t_{31} = \frac{\gamma_1}{L_3}, t_{32} = \frac{\gamma_2}{L_3}, t_{33} = \frac{\gamma_3}{L_3}$$

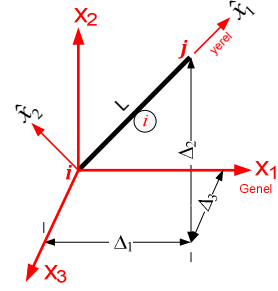
$$\underline{t} = \begin{bmatrix} t_{11} & t_{12} & t_{13} \\ t_{21} & t_{22} & t_{23} \\ t_{31} & t_{32} & t_{33} \end{bmatrix}$$

i, j, k noktalarının koordinatlarından hesaplanan \underline{t}

(22.24)

$$\underline{T} = \begin{bmatrix} \underline{t} & \underline{0} & \underline{0} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{t} & \underline{0} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{0} & \underline{t} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{0} & \underline{0} & \underline{t} \end{bmatrix}$$

Transformasyon matrisi



Genel denge matrisi:

22.23 ve 22.24 bağıntılarıyla:

$$\underline{s} = \underline{T}^T \underline{\hat{s}} = \begin{bmatrix} \underline{t} & \underline{0} & \underline{0} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{t} & \underline{0} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{0} & \underline{t} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{0} & \underline{0} & \underline{t} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \\ \hat{s}_3 \\ \hat{s}_4 \\ \hat{s}_5 \\ \hat{s}_6 \\ \hat{s}_7 \\ \hat{s}_8 \\ \hat{s}_9 \\ s_{10} \\ s_{11} \\ s_{12} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \underline{t} & \underline{0} & \underline{0} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{t} & \underline{0} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{0} & \underline{t} & \underline{0} \\ \underline{0} & \underline{0} & \underline{0} & \underline{t} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -1 & 0 \\ 0 & -L & 0 & 0 & 0 & -1 \\ 1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F_6 \\ F \\ F \\ F \\ F \\ F \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \\ s_7 \\ s_8 \\ s_9 \\ s_{10} \\ s_{11} \\ s_{12} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -t_{11} & -t_{21} & t_{31} & 0 & 0 & 0 \\ -t_{12} & -t_{22} & -t_{32} & 0 & 0 & 0 \\ -t_{13} & -t_{23} & -t_{33} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -t_{31}L & t_{21}L & -t_{11} & -t_{21} & -t_{31} \\ 0 & -t_{32}L & t_{22}L & -t_{12} & -t_{22} & -t_{32} \\ 0 & -t_{33}L & t_{23}L & -t_{13} & -t_{23} & -t_{33} \\ t_{11} & t_{21} & t_{31} & 0 & 0 & 0 \\ t_{12} & t_{22} & t_{32} & 0 & 0 & 0 \\ t_{13} & t_{23} & t_{33} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & t_{11} & t_{21} & t_{31} \\ 0 & 0 & 0 & t_{12} & t_{22} & t_{32} \\ 0 & 0 & 0 & t_{13} & t_{23} & t_{33} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F_6 \\ F \\ F \\ F \\ F \\ F \end{bmatrix}$$

Genel denge

(22.25)

Genel denge matrisi

$$\underline{S} = \underline{B} \underline{F}$$

(22.25a)

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Göreceli yer değiştirmeler ve esneklik matrisi:

Düzlem çerçeve-deki yol izlenerek çıkartılır.

$$\underline{v} = \underline{f} \underline{F} \quad \text{Göreceli yer değiştirmeler} \quad (22.26)$$

$$\begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{L}{EA} & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{L^3}{3EI_3} & 0 & 0 & 0 & \frac{L^2}{2EI_3} \\ 0 & 0 & \frac{L^3}{3EI_2} & 0 & 0 & -\frac{L^2}{2EI_2} \\ 0 & 0 & 0 & \frac{L}{GJ} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -\frac{L^2}{2EI_2} & 0 & \frac{L}{EI_2} & 0 \\ 0 & \frac{L^2}{2EI_3} & 0 & 0 & 0 & \frac{L}{EI_3} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F_6 \end{bmatrix}$$

f: Esneklik matrisi
L: elemanın boyu
E: Elastisite modülü
G: Kayma modülü
A: Kesit alanı
I₂: x₂ eksenine atalet momenti
I₃: x₃ eksenine atalet momenti
J: Burulma atalet momenti(=I₁)

v: Göreceli yer değiştirmeler
f: Esneklik matrisi
F: Bağımsız kuvvetler

(22.26a)

Gerilmeler(mukavemetten):

$$\begin{bmatrix} \sigma_{11}^{üst} \\ \sigma_{11}^{alt} \\ \sigma_{12} \\ \sigma_{13} \\ \sigma_b \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{A} & 0 & 0 & 0 & \frac{e_3}{I_2} & \frac{e_2}{I_3} \\ \frac{1}{A} & 0 & 0 & 0 & \frac{h_3-e_3}{I_2} & \frac{h_2-e_2}{I_3} \\ 0 & \frac{1}{A_2} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{A_3} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{1}{W_b} & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F_6 \end{bmatrix}$$

A: Kesit alanı
A₂: x₂ doğrultusunda kesme alanı
A₃: x₃ doğrultusunda kesme alanı
σ_b: Burulmadan oluşan gerilme
W_b: Burulma mukavemet momenti

σ: Gerilmeler
H: Mukavemet matrisi
F: Bağımsız kuvvetler

ÇİZİM konacak!

(22.27)

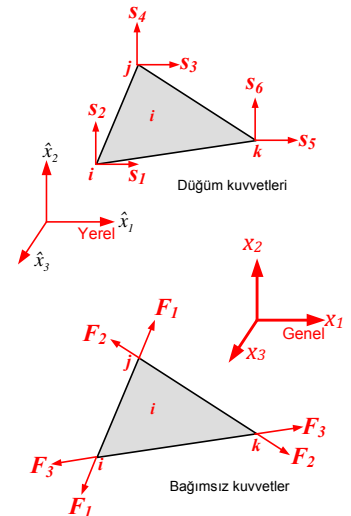
$$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F} \quad (22.27a)$$

22.5 Üçgen levha eleman matrisleri- Düzlem gerilme

Elemanların sadece düğümlerde birbirine bağlı olduğu, düğümler arasındaki ortak kenarlarda bağ olmadığı varsayılmaktadır. x₁, x₂ düzlemindeki i. eleman şekil 22.8 de gösterilmiştir. Düğüm numaraları, i-j-k, saat yönündedir. Genel ve yerel koordinat sistemi birbirine paraleldir. Transformasyon matrisi birim matris olduğundan, genel ve yerel denge denklemleri aynı olacaktır. E elastisite modülü, ν: Poisson oranı, t: elemanın kalınlığı, (x_{1i}, x_{2i}): i noktasının koordinatları, (x_{1j}, x_{2j}): j noktasının koordinatları, (x_{1k}, x_{2k}): k noktasının koordinatları biliniyor varsayılmaktadır.

Kendi içinde dengede olan eleman bilinmeyenleri(bağımsız kuvvetler) F₁, F₂, F₃ şekilde görüldüğü gibi seçilmiştir. Bunlar x₁, x₂ eksenleri yönündeki S₁, S₂, S₃, S₄, S₅, S₆ kuvvetleri ile dengededir.

S ₁	i noktasındaki F ₁ , F ₃ kuvvetlerinin x ₁ yönündeki izdüşümleri toplamı
S ₂	i noktasındaki F ₁ , F ₃ kuvvetlerinin x ₂ yönündeki izdüşümleri toplamı
S ₃	j noktasındaki F ₁ , F ₂ kuvvetlerinin x ₁ yönündeki izdüşümleri toplamı
S ₄	j noktasındaki F ₁ , F ₂ kuvvetlerinin x ₂ yönündeki izdüşümleri toplamı
S ₅	k noktasındaki F ₂ , F ₃ kuvvetlerinin x ₁ yönündeki izdüşümleri toplamı
S ₆	k noktasındaki F ₂ , F ₃ kuvvetlerinin x ₂ yönündeki izdüşümleri toplamı



şekil 22.8: Üçgen elemanın üç kuvvetleri

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Yerel ve genel denge matrisi:

$$c_1 = x_{1j} - x_{1i}, \quad c_2 = x_{2j} - x_{2i}, \quad c_3 = x_{1k} - x_{1j}, \quad c_4 = x_{2k} - x_{2j}, \quad c_5 = x_{1i} - x_{1k}, \quad c_6 = x_{2i} - x_{2k}$$

$$L_{ij} = \sqrt{c_1^2 + c_2^2}, \quad L_{jk} = \sqrt{c_3^2 + c_4^2}, \quad L_{ki} = \sqrt{c_5^2 + c_6^2} \quad (22.28)$$

$$m_{ij} = \frac{c_1}{L_{ij}}, \quad n_{ij} = \frac{c_2}{L_{ij}}, \quad m_{jk} = \frac{c_3}{L_{jk}}, \quad n_{jk} = \frac{c_4}{L_{jk}}, \quad m_{ki} = \frac{c_5}{L_{ki}}, \quad n_{ki} = \frac{c_6}{L_{ki}}$$

olmak üzere \underline{s} ve \underline{F} arasında denge bağıntısı

$$\begin{matrix} i \\ j \\ k \\ \underline{s} \end{matrix} \begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \end{bmatrix} = \begin{matrix} \underline{B} \\ \text{Yerel ve genel denge matrisi} \end{matrix} \begin{bmatrix} -m_{ij} & 0 & m_{ki} \\ -n_{ij} & 0 & n_{ki} \\ m_{ij} & -m_{jk} & 0 \\ n_{ij} & -n_{jk} & 0 \\ 0 & m_{jk} & -m_{ki} \\ 0 & n_{jk} & -n_{ki} \end{bmatrix} \begin{matrix} \underline{F} \\ \text{Yerel ve genel denge} \\ \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} \end{matrix} \quad (22.29)$$

$$\underline{S} = \underline{B} \underline{F} \quad (22.29a)$$

Göreceli yer değiştirmeler ve esneklik matrisi:

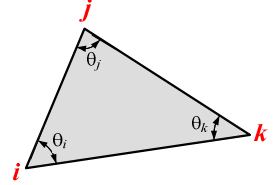
$$\underline{v} = \underline{f} \underline{F} \quad \text{Göreceli yer değiştirmeler} \quad (22.30)$$

$$u = (L_{ij} + L_{jk} + L_{ki})/2, \quad z = 2 \sqrt{u(u - L_{ij})(u - L_{jk})(u - L_{ki})}$$

$$\sin \theta_i = \frac{z}{L_{ij}L_{ki}}, \quad \sin \theta_j = \frac{z}{L_{ij}L_{jk}}, \quad \sin \theta_k = \frac{z}{L_{jk}L_{ki}}$$

$$\cos \theta_i = \frac{1}{2} \frac{L_{ij}^2 + L_{ki}^2 - L_{jk}^2}{L_{ij}L_{ki}}, \quad \cos \theta_j = \frac{1}{2} \frac{L_{ij}^2 + L_{jk}^2 - L_{ki}^2}{L_{ij}L_{jk}}, \quad \cos \theta_k = \frac{1}{2} \frac{L_{jk}^2 + L_{ki}^2 - L_{ij}^2}{L_{jk}L_{ki}}$$

$$\cot \theta_i = \frac{\cos \theta_i}{\sin \theta_i}, \quad \cot \theta_j = \frac{\cos \theta_j}{\sin \theta_j}, \quad \cot \theta_k = \frac{\cos \theta_k}{\sin \theta_k}$$



ve 22.28 bağıntıları ile esneklik matrisi

$$\underline{f} = \frac{2}{E t} \begin{bmatrix} \frac{\sin \theta_k}{\sin \theta_i \sin \theta_j} & \cos \theta_j \cot \theta_j - \nu \sin \theta_j & \cos \theta_i \cot \theta_i - \nu \sin \theta_i \\ \cos \theta_j \cot \theta_j - \nu \sin \theta_j & \frac{\sin \theta_i}{\sin \theta_j \sin \theta_k} & \cos \theta_k \cot \theta_k - \nu \sin \theta_k \\ \cos \theta_i \cot \theta_i - \nu \sin \theta_i & \cos \theta_k \cot \theta_k - \nu \sin \theta_k & \frac{\sin \theta_j}{\sin \theta_k \sin \theta_i} \end{bmatrix} \quad \text{Esneklik matrisi} \quad (22.30a)$$

Gerilmeler:

$$A_{ijk} = c_3 c_2 - c_1 c_4 \quad \text{üçgenin alanının iki katı}$$

$$h_i = \frac{A_{ijk}}{L_{jk}}, \quad h_j = \frac{A_{ijk}}{L_{ki}}, \quad h_k = \frac{A_{ijk}}{L_{ij}} \quad \text{üçgenin yükseklikleri}$$

ve 22.28 bağıntıları ile gerilmeler

$$\underline{\sigma} = \frac{2}{t} \begin{matrix} \text{Eleman içinde gerilmeler sabit} \\ \begin{bmatrix} m_{ij}^2 & m_{jk}^2 & m_{ki}^2 \\ h_k & h_i & h_j \\ n_{ij}^2 & n_{jk}^2 & n_{ki}^2 \\ h_k & h_i & h_j \\ m_{ij}n_{ij} & m_{jk}n_{jk} & m_{ki}n_{ki} \\ h_k & h_i & h_j \end{bmatrix} \underline{F} \end{matrix} \quad (22.30b)$$

$$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F}$$

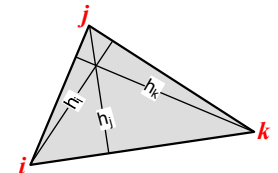
Asal gerilmeler:

$$\sigma_{max} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} + \sqrt{\left(\frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2}\right)^2 + \sigma_{12}^2}$$

$$\sigma_{min} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} - \sqrt{\left(\frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2}\right)^2 + \sigma_{12}^2}$$

$$2\varphi = \text{ArcTan}\left(\frac{2\sigma_{12}}{\sigma_{11} - \sigma_{22}}\right)$$

$$(22.30c)$$



22. Eleman tipleri ve matrisleri

22.6 Dörtgen levha eleman matrisleri- Düzlem gerilme

Elemanların sadece düğümlerde birbirine bağlı olduğu, düğümler arasındaki ortak kenarlarda bağ olmadığı varsayılmaktadır. x_1, x_2 düzlemindeki i . eleman şekil 22.9 da gösterilmiştir. Düğüm numaraları, $i-j-k-l$, saat yönündedir. Genel ve yerel koordinat sistemi birbirine paraleldir. Transformasyon matrisi birim matris olduğundan, genel ve yerel denge denklemleri aynı olacaktır. E elastisite modülü, ν : Poisson oranı, t : elemanın kalınlığı, (x_{1i}, x_{2i}) : i noktasının koordinatları, (x_{1j}, x_{2j}) : j noktasının koordinatları, (x_{1k}, x_{2k}) : k noktasının koordinatları biliniyor varsayılmaktadır.

Kendi içinde dengede olan eleman bilinmeyenleri(bağımsız kuvvetler) F_1, F_2, F_3, F_4, F_5 şekilde görüldüğü gibi seçilmiştir. Bunlar \hat{x}_1, \hat{x}_2 yerel eksenleri yönündeki $\hat{s}_1, \hat{s}_2, \hat{s}_3, \hat{s}_4, \hat{s}_5, \hat{s}_6, \hat{s}_7, \hat{s}_8$ kuvvetleri ile dengededirler.

\hat{s}_1	i noktasındaki F_1, F_4, F_3 kuvvetlerinin \hat{x}_1 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_2	i noktasındaki F_1, F_4, F_3 kuvvetlerinin \hat{x}_2 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_3	j noktasındaki F_1, F_2 kuvvetlerinin \hat{x}_1 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_4	j noktasındaki F_1, F_2 kuvvetlerinin \hat{x}_2 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_5	k noktasındaki F_2, F_3, F_5 kuvvetlerinin \hat{x}_1 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_6	k noktasındaki F_2, F_3, F_5 kuvvetlerinin \hat{x}_2 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_7	l noktasındaki F_3, F_4 kuvvetlerinin \hat{x}_1 yönündeki izdüşümleri toplamı
\hat{s}_8	l noktasındaki F_3, F_4 kuvvetlerinin \hat{x}_2 yönündeki izdüşümleri toplamı

$s_1, s_2, s_3, s_4, s_5, s_6, s_7, s_8$ kuvvetleri x_1, x_2 genel eksenleri yönündeki genel kuvvetlerdir.

Yerel ve genel denge matrisi:

Elemanın genel koordinatlarından hesaplanan

$$a = \sqrt{(x_{1l} - x_{1i})^2 + (x_{2l} - x_{2i})^2}, \quad b = \sqrt{(x_{1j} - x_{1i})^2 + (x_{2j} - x_{2i})^2}, \quad d = \sqrt{a^2 + b^2}, \quad \beta = \frac{b}{a}$$

$$\sin \alpha = \frac{x_{2l} - x_{2i}}{a}, \quad \cos \alpha = \frac{x_{1l} - x_{1i}}{a}, \quad \sin \gamma = \frac{a}{d}, \quad \cos \gamma = \frac{b}{d} \quad (22.31)$$

$$c_s = \sin \gamma \cos \alpha - \cos \gamma \sin \alpha, \quad c_c = \cos \gamma \cos \alpha + \sin \gamma \sin \alpha$$

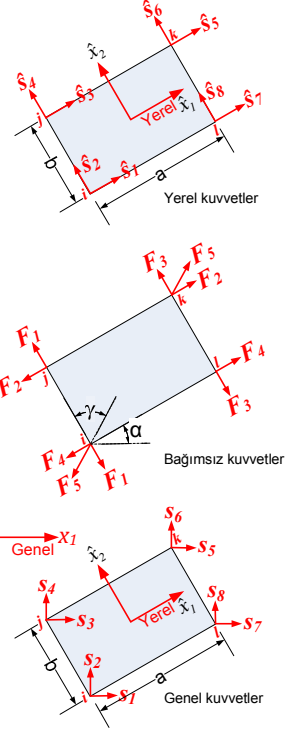
sabitleri aşağıdaki matrislerde kullanılacaktır.

$$\begin{bmatrix} \hat{s}_1 \\ \hat{s}_2 \\ \hat{s}_3 \\ \hat{s}_4 \\ \hat{s}_5 \\ \hat{s}_6 \\ \hat{s}_7 \\ \hat{s}_8 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & -1 & -\sin \gamma \\ -1 & 0 & 0 & 0 & -\cos \gamma \\ 0 & -1 & 0 & 0 & 0 \\ 1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & \sin \gamma \\ 0 & 0 & 1 & 0 & \cos \gamma \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F \end{bmatrix} \quad (22.31a)$$

$$\hat{s} = \hat{B} F \quad (22.31b)$$

$$\begin{bmatrix} s_1 \\ s_2 \\ s_3 \\ s_4 \\ s_5 \\ s_6 \\ s_7 \\ s_8 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \sin \alpha & 0 & 0 & -\cos \alpha & -c_s \\ -\cos \alpha & 0 & 0 & -\sin \alpha & -c_c \\ -\sin \alpha & -\cos \alpha & 0 & 0 & 0 \\ \cos \alpha & -\sin \alpha & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \cos \alpha & -\sin \alpha & 0 & c_s \\ 0 & \sin \alpha & \cos \alpha & 0 & c_c \\ 0 & 0 & \sin \alpha & \cos \alpha & 0 \\ 0 & 0 & -\cos \alpha & \sin \alpha & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F \end{bmatrix} \quad (22.31c)$$

$$s = B F \quad (22.31d)$$



Şekil 22.9: Dörtgen levha uç kuvvetleri

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Göreceli yer değiştirmeler ve esneklik matrisi:

$$\underline{v} = \underline{f} \underline{F} \quad \text{Göreceli yer değiştirmeler} \quad (22.32)$$

$$\underline{f} = \frac{1}{E t} \begin{bmatrix} 4\beta & -v & -2\beta & -v & \beta \cos\gamma - v \sin\gamma \\ -v & 4/\beta & -v & -2/\beta & (\frac{1}{\beta} - v\beta) \sin\gamma \\ -2\beta & -v & 4\beta & -v & \beta \cos\gamma - v \sin\gamma \\ -v & -2/\beta & -v & 4/\beta & (\frac{1}{\beta} - v\beta) \sin\gamma \\ \beta \cos\gamma - v \sin\gamma & (\frac{1}{\beta} - v\beta) \sin\gamma & \beta \cos\gamma - v \sin\gamma & (\frac{1}{\beta} - v\beta) \sin\gamma & \frac{1}{\beta} + \beta \end{bmatrix} \quad \text{Esneklik matrisi} \quad (22.32a)$$

Gerilmeler:

$$\begin{bmatrix} \sigma_{11} \\ \sigma_{22} \\ \sigma_{12} \end{bmatrix} = \frac{2}{b t} \begin{bmatrix} 0 & -1 + 3 \frac{\hat{x}_2}{b} & 0 & 2 - 3 \frac{\hat{x}_2}{b} & \frac{1}{2} \sin\gamma \\ \beta(2 - 3 \frac{\hat{x}_1}{a}) & 0 & \beta(-1 + 3 \frac{\hat{x}_1}{a}) & 0 & \frac{\beta^2}{2} \sin\gamma \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{\beta}{2} \sin\gamma \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \end{bmatrix} \quad \text{Normal gerilmeler doğrusal, kayma gerilmesi sabit} \quad (22.33)$$

$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F}$

$$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F} \quad (22.33a)$$

Asal gerilmeler:

$$\sigma_{max} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} + \sqrt{\left(\frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2}\right)^2 + \sigma_{12}^2}$$

$$\sigma_{min} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} - \sqrt{\left(\frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2}\right)^2 + \sigma_{12}^2}$$

$$2\varphi = \text{ArcTan}\left(\frac{2\sigma_{12}}{\sigma_{11} - \sigma_{22}}\right)$$

(22.33b)

22. Eleman tipleri ve matrisleri

Gerilmeler:

$\xi = \frac{x_1}{a}, \eta = \frac{x_2}{b}$ olmak üzere

$$\begin{bmatrix} \sigma_{11} \\ \sigma_{22} \\ \sigma_{12} \end{bmatrix} = \frac{6}{t^2} \begin{bmatrix} 0 & 0 & \frac{2}{b}(-1+3\eta) & \frac{2}{b}(-1+3\eta)(1-2\xi) & 0 & 0 & \frac{2}{b}(2-3\eta) & \frac{2}{b}(2-3\eta)(-1+2\xi) & 0 \\ \frac{2}{a}(2-3\xi) & \frac{2}{a}(2-3\xi)(1-2\eta) & 0 & 0 & \frac{2}{a}(-1+3\xi) & \frac{2}{a}(-1+3\xi)(-1+2\eta) & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{matrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F_6 \\ F_7 \\ F_8 \\ F_9 \\ \underline{F} \end{matrix} \quad (22.36)$$

$$\underline{\sigma} = \underline{H} \underline{F} \quad (22.36a)$$

Asal gerilmeler:

$$\sigma_{max} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} + \sqrt{\left(\frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2}\right)^2 + \sigma_{12}^2}$$

$$\sigma_{min} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} - \sqrt{\left(\frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2}\right)^2 + \sigma_{12}^2}$$

$$2\varphi = \text{ArcTan}\left(\frac{2\sigma_{12}}{\sigma_{11} - \sigma_{22}}\right)$$

(22.37b)

22. Eleman tipleri ve matrisleri