

# آنالیز کامل قابهای مسطح بروش کانی (Kani) و روش تا کابایا (Takabeya) با استفاده از حسابگر الکترونیک (Computer)

نوشته :

خسرو رحیم قشقائی

فوق لیسانس ساختمان

امروزه بیشتر محاسبات دقیق ساختمانها بوسیله حسابگر الکترونیک بکمک روشهای ماتریسی صورت میگیرد. برای استفاده از این روشها (Stiffness & Force method) باید مقاطع کلیه اعضاء ساختمان مشخص باشند. لیکن چون برای طرح ساختمان هنوز برنامه های جالبی تدوین نشده است. لذا بهتر آنست که ابتدا بکمک روشهای معمولی مقاطع ساختمان طرح شده سپس بکمک روشهای ماتریسی ساختمان مورد نظر آنالیز دقیق گردیده و مقاطع اعضاء آن کنترل شود.

روشهای معمولی آنالیز ساختمانها که اکنون بیشتر بکار میروند بر اساس آنالیز قابهای دو بعدی میباشد. این عمل بکمک معادلات «ضریب زاویه تغییر مکان» یا روشهای قدم ب قدم کراس و کانی و تا کابایا انجام میگیرد. اصولا تقریب این روشها برای ساختمانهای معمولی قابل قبول است ولی در ساختمانهایی که دارای اشکال پیچیده اند استفاده از روشهای ماتریسی مناسبتر است.

متداولترین روش آنالیز قابها روش کراس است. لیکن چون آنالیز قابها برای حرکت جانبی ساختمان (sidesway) در حالت ساختمانهای نامتقارن و در حالتیکه نیروی افقی بر ساختمان وارد شود بکمک روش کراس مستلزم حل دستگاه معادلات خطی است بعلاوه در محاسبات با دست احتمال ارتکاب اشتباه زیاد می باشد و این اشتباهات ممکن است بهم اضافه شده و جوابهای حاصله بکلی غلط شوند.

در روشهای کانی و تا کابایا میتوان بطریق قدم ب قدم اثر حرکت جانبی ساختمان را نیز در نظر گرفت بعلاوه در محاسباتی که با دست انجام میشود چنانچه اشتباهی در محاسبه رخ دهد بتدریج که محاسبه ادامه مییابد این اشتباه خود بخود جبران شده و جوابهای حاصله عاری از هرگونه اشتباهی خواهد بود و بعلاوه از نظر برنامه ریزی و اشغال حافظه حسابگر نیز این روشها بروش کراس برتری دارد.

شرح مفصل این روشها در مراجع شماره (۱) و (۴) بتفصیل نوشته شده است. در اینجا تنها شرح کوتاهی در مورد این روشها برای حالتیکه اعضاء قاب ماهیچه‌ای باشند که توسط نگارنده براساس ضرائب معادلات برس تنظیم گردیده است آورده میشود. این روشها طوری تنظیم شده است که بسادگی بتوان از جداول (۲ و ۳) که برای این تیرها تهیه شده استفاده کرد. صورت کلی معادلات برس برای تیر  $ab$  بعبارت زیر است:

$$\begin{cases} \theta_a = \theta'_a - aM_{ab} + bM_{ba} + \Omega_{ab} \\ \theta_b = \theta'_b + bM_{ab} - cM_{ba} + \Omega_{ab} \end{cases}$$

که در آن  $\theta_a$  و  $\theta_b$  دورانهای حقیقی دو انتهای تیر،  $\theta'_a$  و  $\theta'_b$  دورانهای دو انتهای آن تحت اثر بارهای قائم و  $M_{ab}$  و  $M_{ba}$  لنگرهای دو انتهای  $a$  و  $b$  و:

$$\Omega_{ab} = \frac{\Delta}{l}$$

برابر زاویه دوران تیر در اثر تغییر مکان قائم نسبی دو انتهای آنست.  $a$  و  $b$  و  $c$  نیز ضرائب معادلات برس میباشد که بستگی بشکل هندسی تیر داشته و برابرند با:

$$a = \int_0^l \left(1 - \frac{x}{l}\right)^2 \frac{dx}{EI_x}$$

$$b = \int_0^l \frac{x}{l} \left(1 - \frac{x}{l}\right) \frac{dx}{EI_x}$$

$$c = \int_0^l \left(\frac{x}{l}\right)^2 \frac{dx}{EI_x}$$

که برای تیرهای منشوری داریم:

$$a = 2b = c = \frac{l}{3EI}$$

حال چنانچه مقادیر  $M_{ab}$  و  $M_{ba}$  را از روابط فوق استخراج کنیم خواهیم داشت:

$$\begin{cases} M_{ab} = \frac{l}{ac - b^2} \times [-c(\theta_a - \theta'_a - \Omega_{ab}) - b(\theta_b - \theta'_b - \Omega_{ab})] \\ M_{ba} = \frac{l}{ac - b^2} \times [-b(\theta_a - \theta'_a - \Omega_{ab}) - c(\theta_b - \theta'_b - \Omega_{ab})] \end{cases}$$

در این روابط جهت مثبت لنگرهای انتهائی جهت عقربه‌های ساعت و جهت مثبت دورانها جهت مثلثاتی است اگر جهت مثبت دورانها را نیز عقربه‌های ساعت اختیار کنیم یعنی فرض نمائیم که:

$$\theta_a = -\theta'_a \quad \theta_b = -\theta'_b \quad \theta'_a = -\theta_a \quad \theta'_b = -\theta_b \quad \Omega_{ab} = -\Omega_{ba}$$

و با توجه باینکه :

$$k_{ab} = \frac{c}{ac - b^2}$$

و

$$k_{ba} = \frac{a}{ac - b^2}$$

برحسب تعریف ضرائب سختی تیر (۳) میباشند و با فرض :

$$L_{ab} = \frac{b}{ac - b^2}$$

خواهیم داشت :

$$(1) \quad \begin{cases} M_{ab} = k_{ab}(\theta_a - \theta'_a - \Omega_{ab}) + L_{ab}(\theta_b - \theta'_b - \Omega_{ab}) \\ M_{ba} = L_{ab}(\theta_a - \theta'_a - \Omega_{ab}) + k_{ba}(\theta_b - \theta'_b - \Omega_{ab}) \end{cases}$$

حال اگر تیر در سر گیردار بوده و تحت اثر بارهای قائم قرار گیرد در اینحال داریم :

$$\theta_a = \theta_b = \Omega_{ab} = 0$$

ولذا لنگرهای دو انتهای تیر تبدیل بلنگرهای گیرداری میشوند که آنها را با  $\mathcal{M}$  نشان میدهم ، پس داریم :

$$(2) \quad \begin{cases} \mathcal{M}_{ab} = -(k_{ab}\theta'_a + L_{ab}\theta'_b) \\ \mathcal{M}_{ba} = -(k_{ba}\theta'_b + L_{ab}\theta'_a) \end{cases}$$

و چون ضرائب انتقال تیر (۳) برابرند با :

$$c_{ab} = \frac{b}{c}$$

و

$$c_{ba} = \frac{b}{a}$$

ملاحظه میشود که میتوان نوشت :

$$L_{ab} = c_{ab} \cdot k_{ab} = c_{ba} \cdot k_{ba}$$

پس لنگرهای گیرداری را میتوان بشکل زیر نوشت :

$$(2') \quad \begin{cases} \mathcal{M}_{ab} = -k_{ab}(\theta'_a + c_{ab}\theta'_b) \\ \mathcal{M}_{ba} = -k_{ba}(\theta'_b + c_{ba}\theta'_a) \end{cases}$$

و بهمین ترتیب اگر :

$$\theta_a = \theta_b = 0 \quad \text{و} \quad \theta'_a = \theta'_b = 0$$

باشد یعنی تیر دوسرگیردار و بدون بار قائم بوده ولی دوانتهای آن تغییرمکان نسبی  $\Delta$  داشته باشند در اینحال مقادیر لنگرهای گیرداری که آنها را با  $m$  نشان میدهم برابرند با :

$$(۲) \quad \begin{cases} m_{ab} = -(k_{ab} + L_{ab}) \cdot \Omega_{ab} = -k_{ab}(1 + C_{ab}) \cdot \frac{\Delta}{l} \\ m_{ba} = -(k_{ba} + L_{ab}) \cdot \Omega_{ab} = -k_{ba}(1 + C_{ba}) \cdot \frac{\Delta}{l} \end{cases}$$

با توجه بروابط (۲) و (۳) میتوان رابطه (۱) را بشکل زیر نوشت :

$$(۴) \quad \begin{cases} M_{ab} = k_{ab}\theta_a + L_{ab}\theta_b + \mathcal{M}_{ab} + m_{ab} \\ M_{ba} = k_{ba}\theta_b + L_{ab}\theta_a + \mathcal{M}_{ba} + m_{ba} \end{cases}$$

یا :

$$(۴') \quad \begin{cases} M_{ab} = k_{ab} \cdot (\theta_a + C_{ab}\theta_b) + \mathcal{M}_{ab} + m_{ab} \\ M_{ba} = k_{ba} \cdot (\theta_b + C_{ba}\theta_a) + \mathcal{M}_{ba} + m_{ba} \end{cases}$$

اساس محاسبه در روشهای کراس (Cross) و کانی (Kani) و تاکابایا (Tackabaya) همین روابط (۴) و (۴') میباشد. این روابط درحقیقت همان روابط (Slope—deflection) در حالت کلی یعنی برای تیرهای ماهیچه‌ای است.

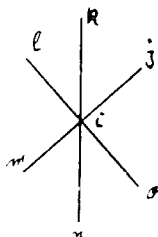
شرح روشهای کانی و تاکابایا بقرار زیر است :

### الف - روش کانی :

در روش کانی مقادیر  $k_{ba} \cdot \theta_b$  و  $k_{ab} \cdot \theta_a$  در روابط (۴) را بنام مؤلفه‌های گردشی لنگرهای انتهائی تیر  $ab$  (Rotation Contribution) نامیده و بشکل  $M'_{ba}$  و  $M'_{ab}$  نشان میدهند پس رابطه (۴) بصورت زیر نوشته میشود :

$$(۵) \quad \begin{cases} M_{ab} = M'_{ab} + C_{ab} \cdot M'_{ba} + \mathcal{M}_{ab} + m_{ab} \\ M_{ba} = M'_{ba} + C_{ba} \cdot M'_{ab} + \mathcal{M}_{ba} + m_{ba} \end{cases}$$

هدف روش کانی محاسبه مقادیر  $M'_{ba}$  و  $M'_{ab}$  و  $m_{ba}$  و  $m_{ab}$  برای هر عضو قاب میباشد.



پس اگر فرض کنیم که گره‌های قاب دارای حرکت نسبی افقی و قائم نیستند و به هر گره  $n$  عضو متصل باشد ملاحظه میشود که در هر گره  $n$  مجهول مؤلفه گردشی لنگر موجود است و اگر قاب  $m$  گره داشته

باشد تعداد مجهولات  $n \cdot m$  میشود که این مجهولات بروش تقریبات متوالی (Relaxation) محاسبه میشوند. اگر رابطه تعادل لنگرها را برای یک گره (i) که فرض نمودیم (n) عضو آن متصل است بنویسیم

نتیجه میشود :

$$M_{ij} + M_{ik} + M_{ir} + \dots = \sum_{i \text{ درگره}} M_{ij} = 0$$

که اگر بجای  $M_{ij}$  مقدار آنرا از روابط (e) قرار دهیم میشود :

$$\sum_i M'_{ij} + \sum_i C_{ij} M'_{ji} + \sum_i \mathcal{M}_{ij} + \sum_i m_{ij} = 0$$

و چنانچه  $\sum_i \mathcal{M}_{ij}$  یعنی مجموع لنگرهای گیرداری اعضاء متصل بگره (i) را با  $\bar{M}_i$  نشان داده و آنرا لنگر گره بنامیم نتیجه میشود :

$$(6) \quad \sum_i M'_{ij} = -[\sum_i C_{ij} \cdot M'_{ji} + \bar{M}_i + \sum_i m_{ij}]$$

ولی همانطور که ملاحظه شد فرض شده بود که :

$$\begin{cases} M'_{ij} = k_{ij} \cdot \theta_i \\ M'_{ji} = k_{ji} \cdot \theta_j \end{cases}$$

پس با توجه باینکه دوران انتهای (i) کلیه اعضاء متصل بگره (i) برابر  $\theta_i$  میباشد لذا داریم :

$$\sum_i M'_{ij} = \theta_i \times \sum_i k_{ij}$$

یا :

$$\theta_i = \frac{1}{\sum_i k_{ij}} \times \sum_i M'_{ij}$$

و از اینجا نتیجه میشود که :

$$M'_{ij} = k_{ij} \theta_i = \frac{k_{ij}}{\sum_i k_{ij}} \times \sum_i M'_{ij}$$

با فرض :

$$v_{ij} = \frac{-k_{ij}}{\sum_i k_{ij}}$$

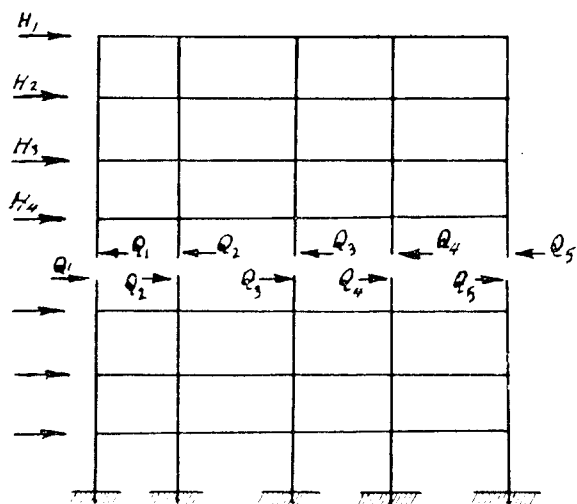
بنام ضریب گردش (Rotation Factor) عضو  $ij$  و با توجه بر رابطه (7) نتیجه میشود :

$$(7) \quad M'_{ij} = v_{ij} \cdot [\bar{M}_i + \sum_i C_{ij} M'_{ji} + \sum_i m_{ij}]$$

ملاحظه میشود که چنانچه در گره (i) مقادیر  $\bar{M}_i$  و  $M'_{ji}$  و  $M'_{ki}$  و  $m_{ij}$  و  $m_{ik}$  و  $\dots$  معلوم باشند میتوان  $M'_{ij}$  و  $M'_{ik}$  و  $\dots$  را بکمک رابطه (7) حساب کرد. اما در میان مقادیر فوق تنها :

$$\bar{M}_i = \sum_i \mathcal{M}_{ij}$$

است که با معلوم بودن شکل بارگذاری معلوم می‌باشد و  $M'_{ij}$  و  $m_{ij}$  اعضاء معلوم نیستند. در مورد قابهای ساختمانی چون از تغییر شکل محوری اعضاء آن صرف نظر کنیم ملاحظه می‌شود که مقادیر  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  برای تیرهای قاب که دارای تغییر مکان نسبی پایه‌ها نیستند برابر صفر بوده و برای ستونها نیز در حالتی وجود دارند که قاب دارای حرکت جانبی باشد و مقدار آنها بصورت زیر محاسبه می‌شوند:



قاب‌های را مطابق شکل فرض می‌کنیم اگر در طبقه  $r$  ام از بالا ستونهای آنرا قطع کنیم و نیروی برشی در این ستونها را  $Q$  فرض کنیم نتیجه می‌شود:

$$\sum_r Q_{ij} = - \sum_{i=1}^r H_i$$

و چون برای هرستون  $j$  داریم:

$$Q_{ij} = \frac{M_{ij} + M_{ji}}{h_{ij}}$$

و با استفاده از روابط (v) خواهیم داشت:

$$Q_{ij} = \frac{1}{h_{ij}} [(1 + C_{ji})M'_{ij} + (1 + C_{ij})M'_{ji} + \mathcal{M}_{ij} + \mathcal{M}_{ji} + m_{ij} + m_{ji}]$$

با فرض اینکه همواره برای ستونها:

$$\mathcal{M}_{ij} + \mathcal{M}_{ji} = 0$$

است و با فرض اینکه:

$$\begin{cases} D_{ij} = 1 + C_{ij} \\ D_{ji} = 1 + C_{ji} \end{cases}$$

و

$$m_{ij} = m_{ij} + m_{ji}$$

مقدار  $Q_{ij}$  بعبارت زیر خواهد شد:

$$Q_{ij} = (D_{ji}M'_{ij} + D_{ij}M'_{ji} + \bar{m}_{ij}) \times \frac{1}{h_{ij}}$$

پس شرط تعادل نیروهای برشی و نیروهای افقی وارد بر ساختمان با فرض اینکه کلیه ستونهای طبقه r ام از ساختمان هم ارتفاع بوده و ارتفاعشان برابر  $h_r$  باشد بصورت زیر درمی آید :

$$\sum_r Q_{ij} = \frac{1}{h_r} \cdot [\sum_r (D_{ji}M'_{ij} + D_{ij}M'_{ji}) + \overline{\sum_r m_{ij}}] = -\sum_{i=1}^r H_i$$

و از آنجا نتیجه میشود :

$$(۸) \quad \sum_r m_{ij} = -[h_r \cdot \sum_{i=1}^r H_i + \sum_r (D_{ji}M'_{ij} + D_{ij}M'_{ji})]$$

باتوجه بروابط (۳) داریم :

$$\begin{cases} m_{ij} = -k_{ij}D_{ij} \cdot \frac{\Delta}{h_{ij}} \\ m_{ji} = -k_{ji}D_{ji} \cdot \frac{\Delta}{h_{ij}} \end{cases}$$

$$\overline{m_{ij}} = -(k_{ij}D_{ij} + k_{ji}D_{ji}) \times \frac{\Delta}{h_{ij}}$$

پس نتیجه میشود که :

$$(۹) \quad \begin{cases} m_{ij} = \frac{k_{ij} \cdot D_{ij}}{k_{ij} \cdot D_{ij} + k_{ji} \cdot D_{ji}} \cdot \overline{m_{ij}} \\ m_{ji} = \frac{k_{ji} \cdot D_{ji}}{k_{ij} \cdot D_{ij} + k_{ji} \cdot D_{ji}} \cdot \overline{m_{ij}} \end{cases}$$

و برای طبقه r ام قاب باتوجه باینکه  $\Delta$  برای کلیه ستونها مساویست نتیجه میشود :

$$\sum_r \overline{m_{ij}} = [\sum_r (k_{ij}D_{ij} + k_{ji}D_{ji})] \times \frac{\Delta}{h_r}$$

و از اینجا میتوان نتیجه گرفت :

$$m_{ij} = \frac{k_{ij} \cdot D_{ij} + k_{ji} \cdot D_{ji}}{\sum_r (k_{ij} \cdot D_{ij} + k_{ji} \cdot D_{ji})} \times \sum_r \overline{m_{ij}}$$

حال باتوجه برابطه (۹) مقادیر  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  برای یک ستون  $i$  بصورت زیر درمی آید :

$$\begin{cases} m_{ij} = -\frac{k_{ij} \cdot D_{ij}}{\sum_r (k_{ij}D_{ij} + k_{ji}D_{ji})} \times \sum_r \overline{m_{ij}} \\ m_{ji} = -\frac{k_{ji} \cdot D_{ji}}{\sum_r (k_{ij}D_{ij} + k_{ji}D_{ji})} \times \sum_r \overline{m_{ij}} \end{cases}$$

و با فرض :

$$M_r = h_r \times \sum_{i=1}^r H_i$$

$$\eta_{ij} = \frac{-k_{ij} \cdot D_{ij}}{\sum_r (k_{ij}D_{ij} + k_{ji}D_{ji})}$$

و

$$\eta_{ji} = \frac{-k_{ji} \cdot D_{ji}}{\sum_r (k_{ij}D_{ij} + k_{ji}D_{ji})}$$

بنام ضرائب تغییر مکان نتیجه میشود :

$$(10) \quad \begin{cases} m_{ij} = \eta_{ij} \cdot [M_r + \sum_r (D_{ji}M'_{ij} + D_{ij}M'_{ji})] \\ m_{ji} = \eta_{ji} \cdot [M_r + \sum_r (D_{ij}M'_{ij} + D_{ji}M'_{ji})] \end{cases}$$

در این روابط  $M_r$  برای هر طبقه بر حسب نیروهای وارد بطبقات بالاتر آن معلوم است ولی  $M'_{ij}$  و  $M'_{ji}$  ستونهای هر طبقه معلوم نیستند که باید حساب شوند تا در این فرمولها بکار روند.

باین ترتیب روابط (v) و (10) روابط اساسی محاسبه بر روش کانی هستند. طرز محاسبه بقرار زیر

است :

ابتدا مقادیر دلخواهی (مثلا صفر) برای  $M'_{ij}$  و  $M'_{ji}$  و  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  کلیه اعضاء قاب فرض کرده و با بکار بردن رابطه (v) برای کلیه گره‌های قاب و رابطه (10) برای کلیه طبقات قاب مقادیر جدیدی برای مؤلفه‌های گردشی و تغییر مکانی اعضاء آن بدست می‌آوریم. بدون شک این مقادیر با مقادیر فرضی اختلاف فاحشی دارند. لذا با استفاده از این مقادیر جدید دوباره رابطه (v) را برای کلیه گره‌ها و رابطه (10) را برای کلیه طبقات اجرا می‌کنیم مقادیر جدیدی که بدست می‌آیند بمقادیر قبلی نزدیک‌ترند برای اینکه این اختلاف تا حداقل ممکنه پائین بیاید لازمست این عمل چندین بار تکرار شود. یعنی بکمک مقادیر محاسبه شده و روابط (v) و (10) مقادیر جدیدی برای مؤلفه‌های دورانی و تغییر مکانی بدست آورده و با مقادیر قبلی مقایسه کرده هر وقت بزرگترین اختلاف از حد دلخواهی کمتر شد محاسبه پایان یافته است و میتوان بکمک مقادیر محاسبه شده  $M'_{ij}$  و  $M'_{ji}$  و  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  و لنگرهای گیرداری  $M_{ij}$  و  $M_{ji}$  اعضاء قاب و رابطه (c) مقادیر  $M_{ij}$  و  $M_{ji}$  یعنی لنگرهای انتهائی واقعی را بدست آورد.

### ب - روش تاکابایا :

در این روش مجهولات را مقادیر  $\theta$  یعنی دوران گره‌ها و  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  اعضاء قاب در نظر میگیرند و این مقادیر را بکمک روش تقریبات متوالی (Relaxation) تعیین می‌کنند. باین ترتیب اگر مثلا در یک قاب مسطح از اثر تغییر مکان نسبی گره‌ها صرفنظر کنیم ملاحظه میشود که در یک گره (i) که (n) عضو بان متصل است تنها یک مجهول  $\theta_i$  موجود است در حالیکه در روش کانی چنانچه ملاحظه شد تعداد مجهولات (n) بود. بدین ترتیب مزیت روش تاکابایا بر روش کانی روشن میگردد و مدت زمانی که برای محاسبه قابها با این روش صرف میشود (چه محاسبه بادست وجه بوسیله حسابگرهای الکترونیکی) بسیار کوتاهتر خواهد بود. باتوجه بروابط (e) اگر در یک گره (i) از قابی شرط تعادل لنگرها نوشته شود، داریم :



$$\sum_i M_{ij} = \theta_i \sum_i k_{ij} + \sum_i (L_{ij} \theta_j) + \sum_i m_{ij}$$

و با فرض :

$$\bar{M}_i = \sum_i \mathcal{M}_{ij}$$

مقدار  $\theta_i$  بصورت زیر بدست می آید :

$$\theta_i = - \frac{1}{\sum_i k_{ij}} \times [\bar{M}_i + \sum_i (L_{ij} \theta_j) + \sum_i m_{ij}]$$

که با فرض :

$$\mu_{ij} = \frac{-1}{\sum_i k_{ij}}$$

بنام ضریب گردش بصورت زیر درمی آید :

$$(11) \quad \theta_i = \mu_{ij} \times [\bar{M}_i + \sum_i (L_{ij} \cdot \theta_j) + \sum_i m_{ij}]$$

بکمک رابطه (11) چنانچه  $\theta_j$  و  $\sum_i m_{ij}$  معلوم باشد میتوان  $\theta_i$  را بدست آورد.

محاسبه  $m_{ij}$  مانند روش کانی با توجه بتعادل نیروهای برشی ستونها با نیروهای افقی وارد بر بالای

هر طبقه تعیین میشود. پس اگر برای طبقه  $r$  ام از بالا این رابط را بنویسیم داریم :

$$\sum Q_{ij} = - \sum_{i=1}^r H_i$$

و با توجه بروابط (ε) داریم :

$$Q_{ij} = \frac{1}{h_{ij}} [(k_{ij} + L_{ij})\theta_i + (k_{ji} + L_{ji})\theta_j + \mathcal{M}_{ij} + \mathcal{M}_{ji} + m_{ij} + m_{ji}]$$

چون :

$$L_{ij} = C_{ij} \cdot k_{ij} = C_{ji} \cdot k_{ji}$$

بوده و در ستونها اکثراً :

$$\mathcal{M}_{ij} + \mathcal{M}_{ji} = 0$$

میباشد و با فرض :

$$D_{ij} = 1 + C_{ij}$$

$$D_{ji} = 1 + C_{ji}$$

$$m_{ij} = m_{ij} + m_{ji}$$

نتیجه می شود :

$$Q_{ij} = \frac{1}{h_{ij}} \times (k_{ij} D_{ij} \theta_i + k_{ji} D_{ji} \theta_j + m_{ij})$$

پس رابطه تعادل نیروهای برشی و نیروهای افقی وارد بر بالای طبقه بصورت زیر درمی آید :

$$\sum_r Q_{ij} = \frac{1}{h_r} \times [\sum_r (k_{ij} D_{ij} \theta_i + k_{ji} D_{ji} \theta_j) + \sum_r m_{ij}] = - \sum_{i=1}^r H_i$$

با فرض :

$$M_r = h_r \Sigma H_i$$

نتیجه میشود :

$$\Sigma \overline{m}_{ij} = - [M_r + \Sigma_r (k_{ij} D_{ij} \theta_i + k_{ji} D_{ji} \theta_j)]$$

و با توجه با استدلالی که در روش کانی شد نتیجه میشود :

$$(12) \quad \begin{cases} m_{ij} = \eta_{ij} \cdot [M_r + \Sigma_r (k_{ij} D_{ij} \theta_i + k_{ji} D_{ji} \theta_j)] \\ m_{ji} = \eta_{ji} \cdot [M_r + \Sigma_r (k_{ij} D_{ij} \theta_i + k_{ji} D_{ji} \theta_j)] \end{cases}$$

بنابراین معادلات (۱۱) و (۱۲) نیز روابط اصلی محاسبه بروش تا کابایا میباشند.

بکمک این روابط میتوان بهمان صورت که در روش کانی تشریح شد بکمک تقریبات متوالی مقادیر  $\theta$  را برای کلیه گره‌ها و  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  را برای کلیه ستونها بدست آورد. بدین ترتیب که ابتدا با توجه به شرایط بارگذاری  $M_{ij}$  و  $M_{ji}$  برای کلیه تیرها محاسبه شده و با توجه بشکل مقطع عرضی وشکل ماهیچهٔ اعضاء مقادیر  $k_{ij}$  و  $k_{ji}$  و  $C_{ij}$  و  $C_{ji}$  آنها بکمک جداول موجود محاسبه میگردند سپس :

$$\mu_{ij} = \frac{-1}{\Sigma_i k_{ij}}$$

برای هر گره و  $\eta_{ij}$  و  $\eta_{ji}$  طبق روابط داده شده برای هرستون محاسبه میشود و  $\bar{M}_i$  نیز برای کلیه گره‌ها محاسبه می‌گردد.

سپس برای مقادیر  $\theta_i$  و  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  کلیه گره‌ها و ستونها مقادیر دلخواهی (مثلا صفر) اختیار شده با استفاده از روابط (۱۱) و (۱۲) مقادیر جدید آنها محاسبه میگردند و چنانچه در روش کانی توضیح داده شد این عمل آنقدر تکرار میگردد تا تقریب دلخواه بدست آید. پس ازاینکه مقادیر  $\theta_i$  برای کلیه گره‌ها و  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  برای همهٔ ستونها محاسبه شدند بکمک رابطهٔ (۹) مقادیر  $M_{ij}$  و  $M_{ji}$  اعضاء حساب میشوند.

### روشهای کانی و تا کابایا برای قابها با اعضاء منشوری :

در صورتیکه عضوی منشوری باشد چنانچه ملاحظه شد برای آن داریم :

$$a = \nu b = c = \frac{1}{\nu EI}$$

و از آنجا :

$$k_{ab} = k_{ba} = \frac{4EI}{l}$$

$$L_{ab} = \frac{\nu EI}{l}$$

$$C_{ab} = C_{ba} = 0$$

و اگر:

$$K_{ab} = \frac{EI}{l}$$

فرض کنیم نتیجه میشود:

$$k_{ab} = k_{ba} = \epsilon K_{ab}$$

$$L_{ab} = \nu K_{ab}$$

یا توجه بمقادیر فوق فرمولهای روش کانی بصورت زیر درمیآید:

$$v_{ij} = -\frac{k_{ij}}{\sum_i k_{ij}} = -\frac{\epsilon K_{ij}}{\sum_i \epsilon K_{ij}} = -\frac{K_{ij}}{\sum_i K_{ij}}$$

$$D_{ij} = D_{ji} = 1.0$$

$$\eta_{ij} = \eta_{ji} = \frac{-1.0 \times \epsilon K_{ij}}{\sum_r (1.0 \times \epsilon K_{ij} + 1.0 \times \epsilon K_{ij})} = -0.5 \frac{K_{ij}}{\sum_r K_{ij}}$$

در اینحال فرمولهای (v) و (۱.۰) بصورت زیر درمیآیند:

$$(v') \quad M'_{ij} = v_{ij} \times [M_i + 0.5 \times \sum_i M'_{ji} + \sum m_{ij}]$$

$$(1.0') \quad m_{ij} = m_{ji} = \eta_{ij} \times [M_r + 1.0 \times \sum (M'_{ij} + M'_{ji})]$$

و مقدار نهائی لنگرها از رابطه زیر پیدا میشود:

$$(5') \quad \begin{cases} M_{ij} = M'_{ij} + 0.5 M'_{ji} + \mathcal{M}_{ij} + m_{ij} \\ M_{ji} = M'_{ji} + 0.5 M'_{ij} + \mathcal{M}_{ji} + m_{ji} \end{cases}$$

فرمولهای روش تاکابایا برای قابها با اعضاء منشوری بصورت زیر درمیآید:

$$\theta_i = \frac{-1}{\epsilon \sum_i K_{ij}} \times [\sum_i (\nu K_{ij} \theta_j) + M_i + \sum_i m_{ij}]$$

یا:

$$\epsilon \theta_i = -\frac{1}{\sum_i K_{ij}} \times [\sum_i (\nu K_{ij} \theta_j) + M_i + \sum_i m_{ij}]$$

حال با فرض:

$$\theta_i = \epsilon \theta_i \quad \text{و} \quad \theta_j = \epsilon \theta_j$$

و

$$\mu_{ij} = \frac{-1}{\sum_i K_{ij}}$$

نتیجه میشود:

$$(11') \quad \theta_i = \mu_{ij} \times [\bar{M}_i + 0.0 \times \sum_i (K_{ij} \theta_j) + \sum_i m_{ij}]$$

$$(12') \quad m_{ij} = m_{ji} = \eta_{ij} \times [M_r + 1.0 \times \sum_r (K_{ij} \theta_i + K_{ji} \theta_j)]$$

و لنگرهای انتهائی نیز از فرمولهای زیر بدست میآید :

$$(13'') \quad \begin{cases} M_{ij} = K_{ij}(\theta_i + 0.0 \theta_j) + \mathcal{M}_{ij} + m_{ij} \\ M_{ji} = K_{ji}(\theta_j + 0.0 \theta_i) + \mathcal{M}_{ji} + m_{ji} \end{cases}$$

درحالتیکه قاب دارای تغییر مکان جانبی نباشد یعنی هنگامیکه خود قاب و بارگذاری آن متقارن بوده و نیروهای افقی برآن وارد شود مقادیر  $m_{ij}$  و  $m_{ji}$  کلیه ستونها برابر صفر بوده ولذا :  
برای روش کانی روابط (o) و (v) بصورت زیر درمیآیند :

$$(14'') \quad \begin{cases} M_{ij} = M'_{ij} + C_{ij}M'_{ji} + \mathcal{M}_{ij} \\ M_{ji} = M'_{ji} + C_{ji}M'_{ij} + \mathcal{M}_{ji} \end{cases}$$

$$(15'') \quad M'_{ij} = v_{ij}[\bar{M}_i + \sum_i (C_{ij}M'_{ij})]$$

و برای محاسبه قاب کافیسیت که رابطه (v'') را برای کلیه اعضاء متصل بگره‌های مختلف قاب اجرا کرده پس از حصول دقت کافی با استفاده از رابطه (o) مقادیر لنگرهای انتهائی اعضاء محاسبه میشوند.  
در روش تا کابایا روابط (e) و (11) بصورت زیر درمیآیند :

$$(16'') \quad \begin{cases} M_{ij} = k_{ij}(\theta_i + C_{ij}\theta_j) + \mathcal{M}_{ij} \\ M_{ji} = k_{ji}(\theta_j + C_{ji}\theta_i) + \mathcal{M}_{ji} \end{cases}$$

$$(17'') \quad \theta_i = \mu_{ij}[\bar{M}_i + \sum (L_{ij} \cdot \theta_j)]$$

برای محاسبه قاب کافیسیت تنها رابطه (17'') برای کلیه گره‌های قاب اجرا شده پس از حصول دقت کافی مقادیر لنگرهای انتهائی از رابطه (e'') حساب شوند.

همانطورکه ملاحظه شد در روش کانی برای یک قاب ساده ساختمانی لازمست در هر گره رابطه (v) چهار بار محاسبه شود درحالیکه در روش تا کابایا رابطه (11) در هر گره تنها یکبار محاسبه می‌شود و همین اختلاف موجب تسهیل محاسبات بروش تا کابایا است . بعلاوه بعلت اینکه در هر گره یک مجهول موجود بوده و محاسبه برای آن اجرا میگردد و در مورد محاسبه بادست مانند روش کانی باعث شلوغی کاغذ محاسبات نمیگردد .

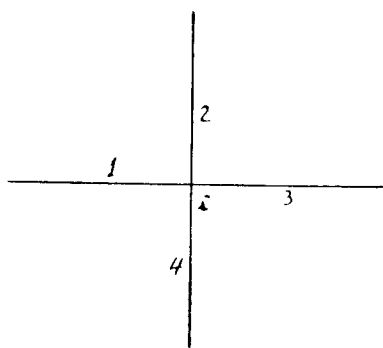
برنامه‌هائی که جهت حسابگر الکترونیک برای روشهای کانی و تا کابایا نوشته شده است . برای قابها با تیرهای ماهیچه‌ای متقارن و ستونهای منشوری نیز قابل استفاده است و برای این طرز ساختمان که در عمل بیشتر اتفاق می‌افتد طرح گردیده است و شامل دو قسمت مجزا است :

الف - برنامه محاسبه لنگرهای انتهائی اعضا قاب براساس آنچه که در فوق بدان اشاره شده نوشته شده است .

ب - محاسبه عکس العملها و نیروهای محوری تیرها و ستونها و تعیین لنگر خمشی ساکریمم در طول دهانه تیر و محل اثرآن در تیرها .

### الف - برنامه محاسبه لنگرهای انتهائی :

در این برنامه که براساس تئوری فوق طرح ریزی شده است . برای شناسائی شکل قاب به ماشین برای گرههای قاب نام گذاری تصاعدی از چپ بر راست و از بالا بیائین در نظر گرفته شده است و شماره گذاری اعضا متصل در هر گره با اعداد از یک تا چهار و در جهت عقربه های ساعت مطابق شکل (ه) میباشد . پس اعضاء حول گره  $i$  مطابق شکل عبارتند از  $i-1$  و  $i-2$  و  $i-3$  و  $i-4$  .



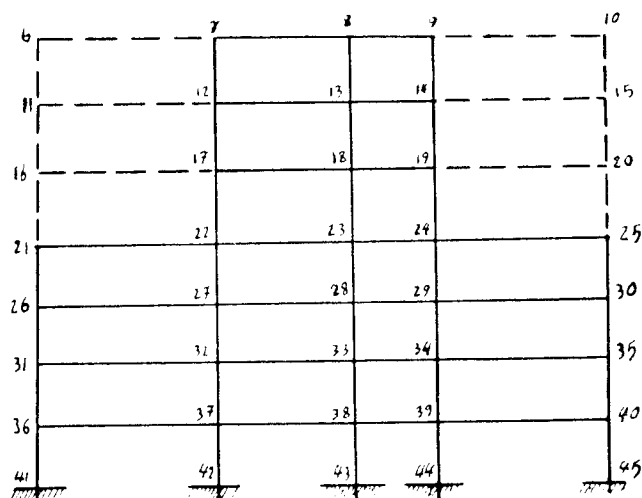
شکل ه

بنا بلزوم برنامه باید همواره در بالای ساختمان یک طبقه فرضی با مشخصات صفر در نظر گرفت باین جهت شماره گذاری گره ها از شماره (تعداد ستونها با اضافه یک) شروع میشود . در مورد ساختمانهای پلکانی نیز قابها را بصورت کامل در نظر گرفته و شماره گذاری بترتیب فوق انجام میشود لیکن برای اینکه شکل ساختمان مشخص شود کافیست که شماره های اول و آخر هر طبقه بماشین داده شود .

بعنوان مثال قاب شکل (۶) شماره گذاری میشود :

چون تعداد ستونهای قاب ه عدد است لذا شماره گذاری از ۶ شروع شده و برای قاب کامل شده مطابق شکل (۶) شماره گذاری میشود و برای شناساندن شکل پله ای قاب شماره های اول و آخر هر طبقه بصورت زیر بماشین داده میشود :

7 9  
12 14  
17 19  
21 25  
.....  
.....



شکل ۶

البته در ابتدای برنامه باید تعداد طبقات و تعداد ستونهای قاب را نیز بماشین بدهیم. سپس ضرائب سختی اعضاء اطراف هر گره و بعد از آن لنگرهای گیرداری این اعضاء بصورت معلومات اولیه بماشین داده می شود.

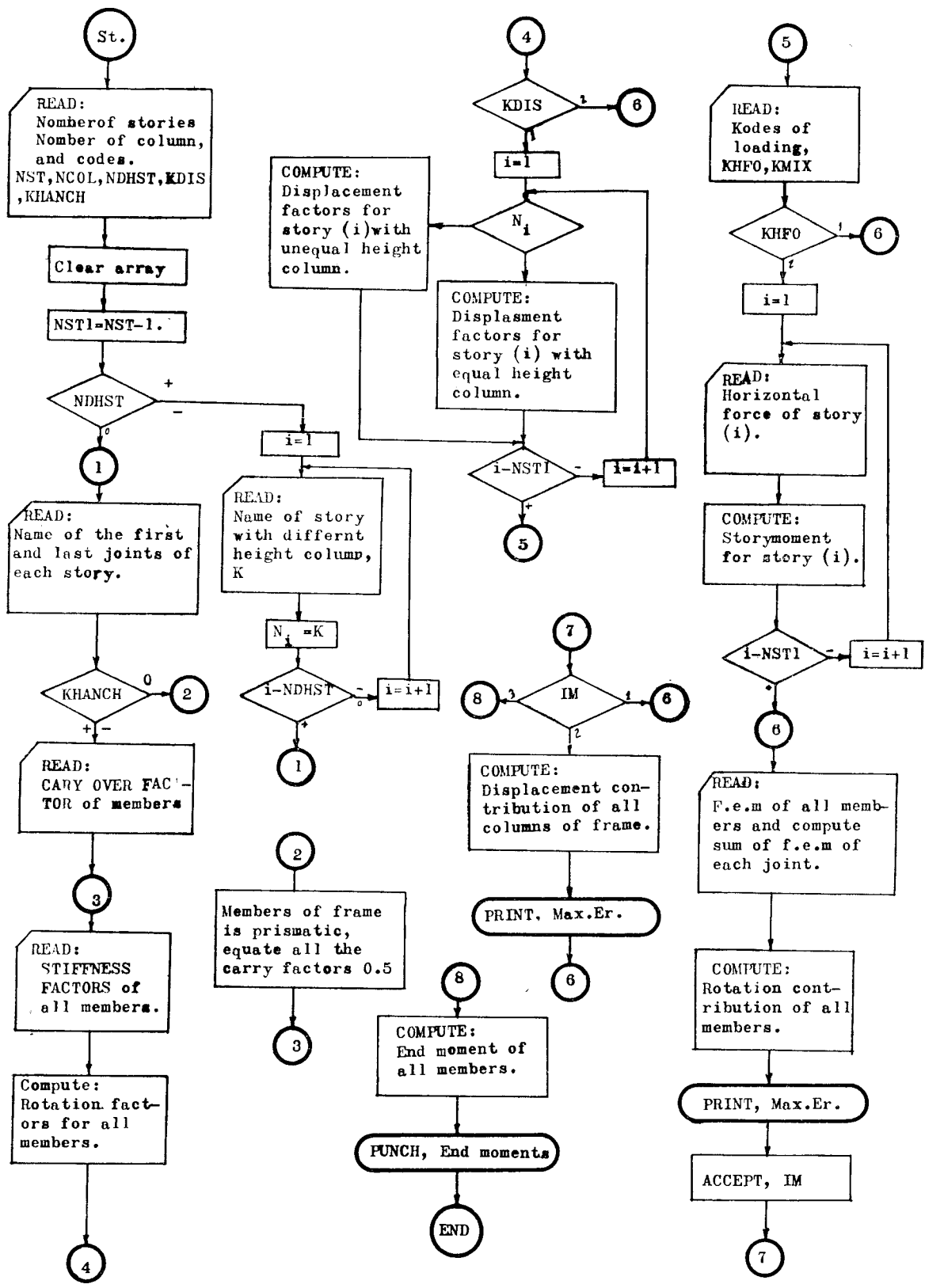
با استفاده از این معلومات اولیه و طبق تئوری بیان شده محاسبه مؤلفه های گردش و تغییر مکانی مماسها برای گره های قاب توسط ماشین انجام میشود و پس از هر دور محاسبه ماشین بکمک ماشین تحریر بزرگترین اختلاف مقادیر جدید با مقادیر قدیم این مؤلفه ها را چاپ می کند و محاسبه متوقف میشود. استفاده کننده از برنامه میتواند با زدن اعداد ۱ یا ۲ یا ۳ بر روی ماشین تحریر کنترل برنامه را بنا بدلخواه خود بترتیب جهت تکرار محاسبات مؤلفه های گردش بدون در نظر گرفتن حرکت جانبی یا محاسبه مؤلفه های تغییر مکانی و در نظر گرفتن حرکت جانبی و یا ختم محاسبات و دادن جوابها بنقطه مورد نظر از برنامه منتقل نماید.

در این برنامه سعی شده است با استفاده از کلیه فنون برنامه ریزی حداکثر استفاده از حافظه ماشین ۱۶۲۰ دانشگاه تهران (۶۰K) استفاده بعمل آید. لذا بکمک این برنامه میتوان تا حداکثر قابهای ۵۰ طبقه و ۱۰ دهنه را بطور دقیقی با در نظر گرفتن حرکت جانبی ساختمان محاسبه کرد.

همچنین بکمک این برنامه علاوه بر قابهای ساده ساختمانی میتوان قابهای پلکانی و قابهای را که دارای ستونهای با ارتفاعات مختلف در یک طبقه هستند نیز با در نظر گرفتن حرکت جانبی آنان حل کرد.

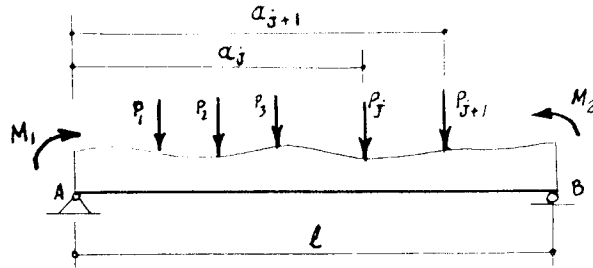
قسمت دوم برنامه آنالیز کامل قابها شامل برنامه ایست جهت تعیین عکس العملها و نیروهای داخلی و لنگرهای ماکزیمم تیرها و همچنین تعیین نیروهای داخلی و نیروهای برشی ستونها میباشد.

عکس العمل تیرها بر حسب نوع بارگذاری و لنگرهای انتهائی آنان که در برنامه اول تعیین گشته و بهمین ترتیب نیروهای برشی ستونها با استفاده از معادلات تعادل محاسبه میگردد. سپس با توجه بتعادل نیروها در هر گره نیروهای داخلی تیرها و ستونها تعیین میشوند.



برای محاسبه لنگر خمشی ما کزیمم تیرها بترتیب زیر عمل می‌شود :

تیر AB را مطابق شکل (۷) تحت اثر بار گسترده بشدت p و n بار نقطه‌ای  $P_1$  و  $P_2$  و  $P_3$  و  $P_4$  و  $P_5$  و در لنگر انتهائی  $M_1$  و  $M_2$  در نظر می‌گیریم. در اینحال عکس‌العملهای دوسر آن باتوجه بمعادلات تعادل می‌شوند :



شکل ۷

$$\begin{cases} R_A = \frac{p \cdot l}{2} + \sum_{i=1}^n \frac{P_i(l-a_i)}{l} - \frac{M_1 + M_2}{l} \\ R_B = \frac{p \cdot l}{2} + \sum_{i=1}^n P_i a_i + \frac{M_1 + M_2}{l} \end{cases}$$

جهت مثبت لنگرها همان جهت مثبت در روش کانی یعنی جهت عقربه‌های ساعت است.

باتوجه باین عکس‌العملها میتوان نیروی برشی و لنگر خمشی در نقطه‌ای بفاصله x از پایه A که در بین نیروهای  $P_j$  و  $P_{j+1}$  واقعست بدست آورد :

$$(A) \begin{cases} M(x) = -\frac{p}{2}x^2 + \left( \frac{pl}{2} + \sum_{i=1}^n P_i - \sum_{i=1}^j P_i - \frac{1}{l} \sum_{i=1}^n P_i a_i - \frac{M_1 + M_2}{l} \right) x + M_1 + \sum_{i=1}^j P_i a_i \\ Q(x) = -px + \frac{pl}{2} + \sum_{i=1}^n P_i - \sum_{i=1}^j P_i - \frac{1}{l} \sum_{i=1}^n P_i a_i - \frac{M_1 + M_2}{l} \end{cases}$$

پس باتوجه باین معادلات بسادگی میتوان در هر نقطه‌ای از تیر مقادیر لنگر خمشی و نیروی برشی را حساب کرد.

چنانچه میدانیم لنگر خمشی ما کزیمم در مقطعی از تیر ایجاد میشود که در آن مقطع نیروی برشی برابر صفر باشد. باتوجه باین نکته برای محاسبه لنگر خمشی ما کزیمم در تیرها بکمک حسابگر بدو طریق میتوان اقدام کرد :

۱- در روش اول با تعیین نیروی برشی در مقاطع مختلف تیر بتدریج میتوان مقطعی را که در آن نیروی برشی برابر صفر است پیدا کرد و بدین ترتیب عمل میشود که ابتدا مقدار دلخواهی به x نسبت داده



و  $Q(x)$  حساب میشود سپس بطور مرتب مقدار دلخواهی مساوی  $\Delta x$  بآن اضافه میشود تا جائیکه بازاء اضافه نمودن یک  $\Delta x$  بآن علامت  $Q(x)$  عوض شود. لذا روشن است که  $Q(x)$  در فاصله  $x$  و  $x + \Delta x$  صفر میشود. حال بازاء:

$$x = x + \frac{\Delta}{\gamma_1}$$

مقدار  $Q(x)$  تعیین میشود. یا  $Q(x)$  حاصله صفر است که در اینصورت  $x$  حاصله نتیجه مطلوب میباشد یا صفر نیست که در اینحال علامت آن با  $Q(x)$  قبلی و  $Q(x + \Delta x)$  مقایسه میشود و برحسب اینکه علامت آن مخالف  $Q(x)$  قبلی یا  $Q(x + \Delta x)$  باشد  $x$  جدید برابر  $x + \frac{x}{\gamma_2}$  یا  $x - \frac{x}{\gamma_2}$  گرفته شده و مراحل بالا تکرار میگردد. این عمل آنقدر ادامه می یابد تا بازاء  $x$  حاصله مقدار  $Q(x)$  برابر صفر شود.

درحالتیکه نیروهای متمرکز بر تیر وارد شوند ممکن است در منحنی نیروی برشی در نقطه اثر این نیروها ایجاد شکستگی یا تغییر علامت شود که در اینحال چون  $Q(x)$  هیچگاه صفر نمیشود لذا باروش فوق هیچگاه نمیتوان به نتیجه مطلوب رسید لیکن میتوان مقدار  $x$  آن مقطع را با محدود کردن تعداد تکرار محاسبات فوق با تقریب کافی بدست آورد.

روش فوق یک روش کلی است که میتوان آنرا در مورد هر نوع بارگذاری بکار برد. لیکن زمان اجرای آن بکمک حسابگر نسبتاً طولانی میباشد.

۲- این روش تنها درحالتی قابل استفاده است که بارهای وارد بر تیر گسترده یکنواخت و نقطه ای باشند. چنانچه از فرمول (۸) برمیآید. منحنی نیروی برشی در فاصله هر دو نیروی منفرد معادله خاصی دارد که میتوان  $x$  مربوط به  $Q(x) = 0$  آنرا بدست آورد مثلاً در بین دو نیروی  $P_j$  و  $P_{j+1}$  با استفاده از فرمول (۸) میتوان نتیجه گرفت که:

$$(9) \quad x = \frac{l}{\gamma} + \frac{1}{P} \left( \sum_{i=1}^n P_i - \frac{1}{l} \sum_{i=1}^n P_i a_i - \frac{M_1 + M_2}{l} - \sum_{i=1}^j P_i \right)$$

اگر  $x$  حاصله در فاصله  $a_j$  و  $a_{j+1}$  باشد برای محاسبه لنگر ماکزیمم قابل قبول است و چنانچه  $x$  در این فاصله نباشد قابل قبول نیست زیرا معادله تغییرات نیروی برشی در خارج از این فاصله دیگر از رابطه (۸) پیروی نمی کند.

در این روش از استدلال فوق استفاده میگردد. بدین ترتیب از چپ بر راست در بین هر دو نیروی متمرکز با استفاده از فرمول (۹)  $x$  از معادله  $Q(x) = 0$  تعیین میشود که  $Q(x)$  معادله نیروی برشی در بین دو نیروی متمرکز است.

اگر  $x$  حاصله در فاصله بین دو نیرو باشد برای محاسبه لنگر خمشی ماکزیمم بکار میرود والا این عمل برای هر زوج نیروهای بعدی تکرار میگردد تا مقطع مطلوب بدست آید. در صورتیکه در نقطه اثر یکی

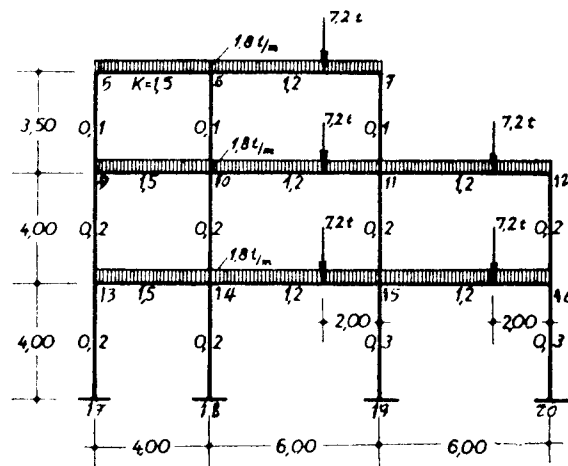
از نیروها منحنی نیروی برشی همراه با یک شکستگی تغییر علامت دهد در اینحال مقطع مطلوب نقطه اثر نیروی مزبور است.

در این روش مقطع مورد نظر بطور کاملاً دقیقی تعیین شده و تعداد تکرار محاسبات حداکثر برابر با تعداد نیروهای منفردی است که بر تیر وارد میشود. لذا محاسبه لنگر خمشی ماکزیمم برخلاف روش قبلی زمان بسیار کمی لازم داشته و برای قابها که دارای تعداد زیادی تیر هستند مناسبتر است.

در برنامه دوم آنالیز قابها برای محاسبه لنگر خمشی ماکزیمم تیرها از روش فوق استفاده شده است که چند مثال حل شده را برای آشنائی با این برنامه ها ذکر می کنیم :

مثال ۱ - مطلوب محاسبه لنگرهای انتهائی اعضاء قاب شکل زیر است (مثال شماره ۲ از کتاب کانلی).

این قاب با در نظر گرفتن حرکت جانبی ساختمان محاسبه شده و نتایج زیر حاصل گردیده است.



| JOINT NO. | LEFT MOM. | UP MOM. | RIGHT MOM. | DOWN MOMENT. |
|-----------|-----------|---------|------------|--------------|
| 5         | 0.000     | 0.000   | -.062      | .062         |
| 6         | 8.982     | 0.000   | -.671      | .688         |
| 7         | .995      | 0.000   | 0.000      | -.995        |
| 9         | 0.000     | .124    | -.643      | .519         |
| 10        | 5.054     | .526    | -6.495     | .914         |
| 11        | 13.166    | -.407   | -13.217    | .458         |
| 12        | 1.935     | 0.000   | 0.000      | -1.935       |
| 13        | 0.000     | .500    | -.802      | .302         |
| 14        | 5.166     | .931    | -6.712     | .613         |
| 15        | 12.427    | .388    | -13.105    | .290         |
| 16        | 3.422     | -1.776  | 0.000      | -1.645       |
| 17        | 0.000     | .282    | 0.000      | 0.000        |
| 18        | 0.000     | -1.941  | 0.000      | 0.000        |
| 19        | 0.000     | .343    | 0.000      | 0.000        |
| 20        | 0.000     | -.624   | 0.000      | 0.000        |

جوابهای برنامه دوم برای نیروهای داخلی عکس‌العملهای ستونها و تیرها و لنگر خمشی ماکزیمم در طول دهانه هر تیر بقرار زیر است :

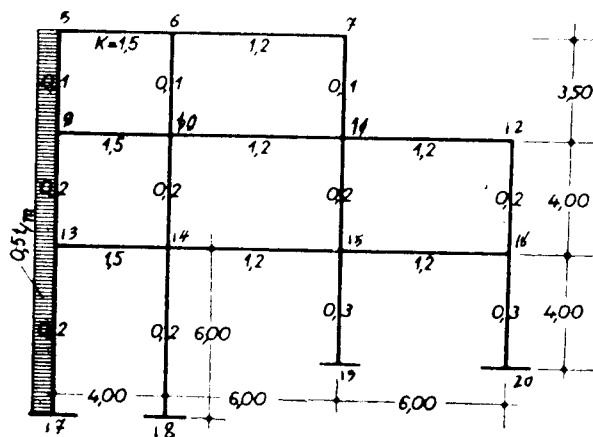
| GIR.NO. | GIR.LEN. | L.REAC. | R.REAC. | IN.FO. | L.MOM. | R.MOM. | X.   | MAX.MOM. |
|---------|----------|---------|---------|--------|--------|--------|------|----------|
| 5, 6    | 4.00     | 1.3     | 5.8     | 0.0    | .0     | 8.9    | .76  | .4       |
| 6, 7    | 6.00     | 9.2     | 8.7     | -.3    | 9.6    | .9     | 4.00 | 12.9     |
| 9, 10   | 4.00     | 2.4     | 4.7     | -.2    | 0.6    | 5.0    | 1.38 | 1.0      |
| 10, 11  | 6.00     | 6.6     | 11.3    | -.3    | 6.4    | 13.1   | 3.71 | 5.9      |
| 11, 12  | 6.00     | 9.6     | 8.3     | -.9    | 13.2   | 1.9    | 4.00 | 11.1     |
| 13, 14  | 4.00     | 2.5     | 4.6     | .1     | .8     | 5.1    | 1.39 | .9       |
| 14, 15  | 6.00     | 6.8     | 11.1    | .3     | 6.7    | 12.4   | 3.80 | 6.3      |
| 15, 16  | 6.00     | 9.4     | 8.5     | .3     | 13.1   | 3.4    | 4.00 | 10.1     |

| COL.NO, | UP MOMENT | DW.MOMENT | IN.FORCE | SH.FO. | COL. HEI |
|---------|-----------|-----------|----------|--------|----------|
| 5, 9    | 0.0       | .1        | 1.3      | 0.0    | 3.50     |
| 6, 10   | .6        | .5        | -15.     | .3     | 3.50     |
| 7, 11   | -.9       | -.4       | -8.7     | -.4    | 3.50     |
| 9, 13   | .5        | .5        | -3.8     | .2     | 4.00     |
| 10, 14  | .9        | .9        | -26.4    | .4     | 4.00     |
| 11, 15  | .4        | .3        | -29.7    | .2     | 4.00     |
| 12, 16  | -1.9      | -1.7      | -8.3     | -.9    | 4.00     |
| 13, 17  | .3        | .2        | -6.3     | .1     | 4.00     |
| 14, 18  | .6        | .4        | -38.     | .2     | 4.00     |
| 15, 19  | -.3       | .3        | -50.3    | .1     | 4.00     |
| 16, 20  | -1.6      | -.6       | -16.5    | -.5    | 4.00     |

مثال ۲- مطلوب محاسبه لنگرهای انتهایی قاب شکل مقابل تحت اثر نیروی افقی باد است (مثال

شماره ۳ کتاب کانی).

محاسبه این قاب از نقطه نظر نامساوی بودن ستونها قابل توجه است.



| JOINT NO. | LEFT MOMENT | UP MOMENT | RIGHT MOMENT | DOWN MOMENT |
|-----------|-------------|-----------|--------------|-------------|
| 5         | 0.000       | 0.000     | .016         | -.016       |
| 6         | .160        | 0.000     | .374         | -.534       |
| 7         | .506        | 0.000     | 0.000        | -.506       |
| 9         | 0.000       | -.986     | 1.716        | -.730       |
| 10        | 1.301       | -.521     | .790         | -1.569      |
| 11        | .870        | -.497     | 1.097        | -1.471      |
| 12        | 1.243       | 0.000     | 0.000        | -1.243      |
| 13        | 0.000       | -2.042    | 2.303        | -.260       |
| 14        | 1.860       | -1.546    | 1.564        | -1.878      |
| 15        | 1.995       | -1.389    | 3.500        | -4.106      |
| 16        | 4.575       | -1.006    | 0.000        | -3.569      |
| 17        | 0.000       | -3.382    | 0.000        | 0.000       |
| 18        | 0.000       | -1.941    | 0.000        | 0.000       |
| 19        | 0.000       | -4.308    | 0.000        | 0.000       |
| 20        | 0.000       | -4.039    | 0.000        | 0.000       |

### مراجع

- Analysis of multistory frames. By Gaspar Kani - ۱
- ۲- مقاله نویسنده در همین شماره مجله تحت عنوان «جدول تیرهای ماهیچه‌ای با مقطع I»
- Hand book of frame Constants. - ۳  
Published by Portland Cement association (1947)
- Multistory formes. By Pr. F. Takabeya - ۴  
Published by Ernest & Sons

---

وظیفه خود میدانم که از مساعدت‌های بی‌دریغ آقایان علاقبند و رجائیان رئیس و معاون مرکز محاسبات و تحقیقات الکترونیکی دانشگاه تهران و کارمندان این مرکز تشکر کنم.