

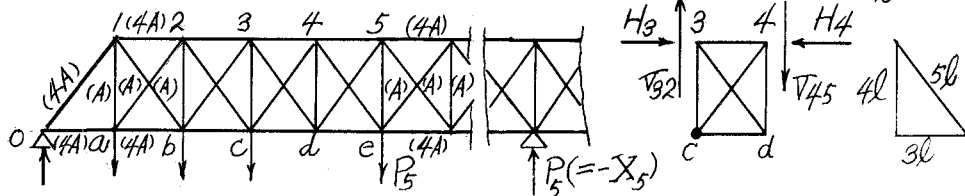
I-61 不静定Trussの解法に対するDeflection formulaの適用について

大阪工業大学 正員 重松 憲

本文は多次不静定のtrussの解法にdeflection formulaの適用を試みたものであつて、大うまでもなく、1) 内的不静定のものに対しては慣用せる仮想働法を適用して計算が簡単にすむ。2) deflection公式を適用すれば格点変位に関する連立条件式を解くことにおいて最初から可なり手数がかる。しかしこの計算の内容から不静定の部材応力が連接panelの不静定部材へ伝達される値即ち弾性力の伝達減衰率の値が知られるのである。このことはラーソン橋におけると同じく、trussにおいても数連panelに関する不静定力の連立条件式に分割計算が許されることになる。

3) 外的不静定のtrussに対しては、その不静定数の多いほど、仮想働法よりもdeflection公式の適用の方が便利であると思ふれる。

$$\begin{array}{c|c} C, - & C, + \\ S, - & S, - \\ \hline C, - & S, + \\ S, + & \end{array} \quad \begin{array}{c} m \\ n \end{array} \quad \begin{array}{c} \epsilon \\ \phi \end{array} \quad \begin{array}{c} C: \cos \phi \\ S: \sin \phi \end{array}$$



図はこの解法例にとつたtrussの骨線形であつて、任意部材 m, n に対するdeflection公式は、

$$N_{mn} = \frac{EA_{mn}}{L_{mn}} \{ (\epsilon_m - \epsilon_n) \cos \phi_{mn} + (l_m - l_n) \sin \phi_{mn} \} \quad \text{但 } N: \text{正值は compression}$$

これをpanel 34cdに適用する。この場合水平力 H_3, H_4 は既知力であるが剪断力 V_{32}, V_{45} は未知量である。cを原点cdを基本軸にとることにより、次の連立条件式が成立される。

ϵ_3	ϕ_3	ϵ_4	ϕ_4	ϵ_d	
1.4053	.096	-1.333	0	-.072	$= H_3$
.096	.378	0	0	-.096	$= -V_{32}$
-1.333	0	1.4053	-.096	0	$= -H_4$
0	0	.096	.378	0	$= V_{45}$
-.072	-.096	0	0	1.4053	$= H_4$

但 $V_{45} = \sin \phi_{4e} N_{4e} = \frac{4}{5} N_{4e}$

$-V_{32} = \sin \phi_{3b} N_{3b} = \frac{3}{5} N_{3b}$

単位率 $\frac{l}{EA}$ を省略して表わす

$$\begin{aligned} \epsilon_3 &= 10.875 H_2 - 10.125 H_3 + 2.666 V_{32} + 2.666 V_{45} & \phi_3 &= -2.666 H_2 + 2.666 H_3 - 3.346 V_{32} - .6539 V_{45} \\ \epsilon_4 &= 1.05 \text{ " } - 1.05 \text{ " } + 2.573 \text{ " } + 2.758 \text{ " } & \phi_4 &= 2.666 \text{ " } - 2.666 \text{ " } + .653 \text{ " } + 3.346 \text{ " } \\ \epsilon_d &= .375 \text{ " } - .375 \text{ " } + .092 \text{ " } + .092 \text{ " } \end{aligned}$$

これより、

$$\begin{aligned} N_{4c} &= -.8333 H_3 + .8333 H_4 - .1633 N_{3b} + .1633 N_{4e} \\ N_{3d} &= +.8333 \text{ " } -.8333 \text{ " } -.1633 \text{ " } + .1633 \text{ " } \end{aligned} \quad (1) \quad 34 \text{ panel}$$

左方各 panel についても同様にして,

$$\left. \begin{aligned} N_{3b} &= -0.8333 H_2 + 0.8333 H_3 - 1.633 N_{2a} + 1.633 N_{3d} \\ N_{2c} &= +0.8333 H_1 - 0.8333 H_2 - 1.633 N_{1b} + 1.633 N_{3c} \end{aligned} \right\} (2) \quad 23 \text{ panel}$$

$$\left. \begin{aligned} N_{2a} &= -0.8333 H_1 + 0.8333 H_2 - 1.633 N_{1b} + 1.633 N_{2c} \\ N_{1b} &= +0.8333 H_1 - 0.8333 H_2 - 1.633 N_{2a} + 1.633 N_{3c} \end{aligned} \right\} (3) \quad 12 \text{ panel}$$

但 N_{1a} : 既知力

上の各式について式(1)の N_{4e} を除く他の未知力 N_{3d} , N_{3b} , N_{2c} を逐次消去して式(3)即ち panel 12 における N_{2a} , N_{1b} が既知力 N_{1a} と $(1.633)^3 N_{4e} = 0.044 N_{4e}$ を以て表わされることになる。式(1)で視るように 45 panel の未知力 N_{4e} は 34 panel の部材に $1.633 N_{4e}$ として伝達され, 12 panel へは $(1.633)^2 N_{4e}$ として伝達されるので, この値は無視されてよいであろう。斯く *truss* における *strain energy* の伝達は, *Rahmen* の場合と同様, 可なり急に減衰して 2, 3 panel をへだてた panel へは殆んど影響を及ぼさないのである。故に任意 panel に関する弾性計算では, この成立される数元の連立条件式に対して, 自らの左右各 2 panel との関係だけを分割して考えて充分であろう。実用する解法としては仮想働法を適用するので圓の *truss* の静定基本形を *pratt* 形とすれば, 次の形式の連立条件式が成立するから

N_{1b}	N_{2c}	N_{3d}	N_{4e}	
A_1	a_{12}			$= f_1(P \dots)$
a_{12}	A_2	a_{23}		$= f_2(P \dots)$
	a_{23}	A_3	a_{34}	$= f_3(P \dots)$
		a_{34}	A_4	$= f_4(P \dots)$

但 A, a : 数係数

N_{1b} を求めるためには点線で区分された部分を分割計算してよいことは推理的に許されて居るわけである。

次に外的不静定のものに対する解法では, 既に各部材力 N の形式が解かれておる上からは *deflection formula* を適用すれば便利であろう。特に外的不静定数の多い場合はそうである。圓の *truss* については,

上弦材: $\frac{3}{4} N_{12} = (E_1 - E_2)$, $\frac{3}{4} N_{23} = (E_2 - E_3)$ (1)

下弦材: $\frac{3}{4} N_{0a} = (0 - E_a)$, $\frac{3}{4} N_{ab} = (E_a - E_b)$, $\frac{3}{4} N_{bc} = (E_b - E_c)$ (2)

右上向斜材: $\frac{3}{4} N_{01} \sin(0 - E_1) \sin \phi = -\frac{3}{4} N_{01} + \frac{3}{4} (0 - E_1) \cos(0 - \phi)$ これを次のように読み直すと
 $D_{01} = (0 - \phi)$, $D_{ac} = (\phi - \phi_2)$, $D_{b3} = (\phi_2 - \phi_3)$ (3)

垂直材: $4 N_{1a} = (\phi_1 - \phi_a)$, $4 N_{2b} = (\phi_2 - \phi_b)$, $4 N_{3c} = (\phi_3 - \phi_c)$ (4)

計算の一例として, 式(2)の各項を順次加合して任意の E が求まり, また左 2 つの panel 以上の各式を適切に組ませて E_1 , E_2 , ϕ などが單獨に求まる。すべての E が既知となれば式(3)と(4)の各形式を逐次加合して任意格点の N の値が求まるから不静定支点の N を零とする条件が充たされる。