

九州大学 工学部 正 員 山崎徳也

大学院 学生員 〇 速水昭正

序言 横荷重をうけ軸方向に圧縮される部材の座屈強度は降伏にンジの形成により決定される場合と、降伏にンジになる前に耐荷力が減少するいはゆる限界軸荷重によって決定される場合とに分かれる。⁽¹⁾ 後者の場合、J.E.S.E.K等が既に十分な精度を有する近似解を与えていますが、横荷重と軸荷重の比が一定であるという仮定が各まよこより一般性に欠ける難点が残存している。したがって著者等は更迭的の困難を包含しうるとく一般化した横荷重が限界軸荷重に及ぼす影響をたのみ曲線を決定することにより近似的に計算し、又これを図表化するものは使用にも供しうること示した。

なお本研究では次の仮定を採用した。

(a) 材料は完全弾塑性体とし応力-歪線は図-1で表わされるものとする。

(b) 一樣矩形断面直線材を取扱うものとする。

I. 基本的考察 図-2に示す矩形断面の単純支持部材が等分布横荷重 W 及び軸荷重 $P = \mu R_0$ を受ける場合について考察すれば、中央部の応力状態は、純弾性応力状態 y および圧縮端応力 σ_1 のみが降伏した弾塑性応力状態 A 、ならびに引張端応力 σ_2 も降伏した弾塑性応力状態 B の三種状態に区別される。限界軸応力は弾性応力状態では存在しないことと分っているのこ以下においては弾塑性応力状態 A, B についてのみ考えることにする。各応力状態に対する中央部の曲率 $1/\rho_m$ と曲げモーメント M_m の関係は以下の如くである。

(1) 応力状態 A ($\sigma_1 = \sigma_y, \sigma_2 < \sigma_y$ 図-3参照)

$$\text{内力と外力の釣合より} \quad \int_A \sigma \, dA = P, \quad \int_A \sigma \, u \, dA = M \quad (1)$$

$$\text{式(1)より} \quad \frac{1}{\rho_m} = \frac{\alpha^2 y}{\alpha x^2} = \frac{8(\sigma_y - \sigma_2)^3}{9ER \left[\left(\frac{\sigma_y - \sigma_2}{2} \right)^2 \frac{M_m}{bR^2} \right]^2} \quad (2)$$

に於て ($M_m = P y_m + W l^2/8$, 応力状態 A と応力状態 B の限界のたのみは $y_2 = \frac{R}{\epsilon} \left\{ \left(\frac{\sigma_y}{\sigma_0} - 1 \right) \left(\frac{2\sigma_y}{\sigma_0} + 1 \right) - \frac{4\sigma_y}{\sigma_0} \right\}$ ここに $\epsilon = W/W_0$, $W_0 = 16b\sigma_y/l^2$ (等分布横荷重のみにより部材の中央部が降伏するもの荷重)

(2) 応力状態 B ($\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma_y$ 図-4参照)

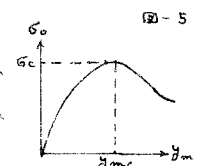
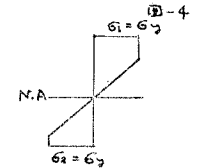
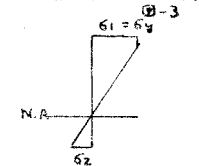
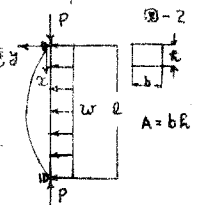
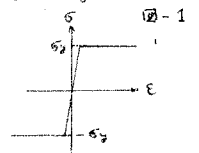
$$\text{式(1)より} \quad \frac{1}{\rho_m} = \frac{\alpha^2 y}{\alpha x^2} = \frac{\sigma_y}{ER \sqrt{\frac{3}{4} \left(1 - \frac{\sigma_2^2}{\sigma_y^2} \right) - \frac{3M_m}{bR^2\sigma_y}}} \quad (3)$$

この応力状態において可能な最大のたのみは

$$y_2 = \frac{R}{4} \left\{ \left(1 + \frac{\sigma_2}{\sigma_y} \right) \left(\frac{\sigma_y}{\sigma_0} - 1 \right) - \frac{2}{3} \frac{\sigma_y}{\sigma_0} \right\}$$

II. 限界軸応力 軸線のたのみ形を式(4)のごとく適界条件を満足する正弦函数で

近似すれば式(2)および式(3)を用いることにより中央部のたのみ y_m と軸応力 σ_0 の関係式が A, B 両応力状態に対して求まりこの曲線のグラフ(図-5参照)によると、 y_m がある限界値 y_{mc} に達するとと以後、軸応力はたのみの増加に対して逆に減少することかおとめられ、このときの最大軸応力 σ_c が限界軸応力であり理論的には $\alpha \sigma_0 / \alpha y_m = 0$ により



決定することが出来る。 軸線のたわみ $y = y_m \sin N \pi x / l$ (4)

$$\text{中央負の曲率} \quad 1 / \rho_m = - \pi^2 y_m / l^2 \quad (5)$$

(1)応力状態 A 式(2)と式(5)より中央負のたわみと曲率との関係式は

$$9 E y_m \left[\frac{h}{2} \left(\frac{6y}{6_0} - 1 \right) - y_m - \frac{f h}{6} \left(\frac{6y}{6_0} \right) \right]^2 - 2 6_0 h \left(\frac{6y}{6_0} - 1 \right) \frac{l^2}{\pi^2} = 0 \quad (6)$$

限界軸応力およびその時のたわみ y_{mc} は $d 6_0 / d y_m = 0$ より次式で与えられる。

$$\lambda^2 = \frac{E \pi^2}{6y g_c} \left[\frac{1 - g_c - f/3}{1 - g_c} \right] \dots\dots (7) \quad y_{mc} = \frac{h}{6 g_c} \left[1 - g_c - \frac{f}{3} \right] \dots\dots (8)$$

ここに $\lambda = 2 \sqrt{3} l / h$: 細長比, $g_c = 6_c / 6_y$, y_{mc} は $0 < y_{mc} < y_2$ の条件を満足せねばならぬので、いま $\frac{g_1}{g_2} = 0.5 \left\{ 1 \pm \sqrt{1 - \frac{4f}{3}} \right\}$ とおくと式(7)の適用範囲は $g_1 \leq g_c \leq g_2$ ただし $0 \leq f \leq 3/4$ 。

(2)応力状態 B 式(3)と式(5)より

$$y_m \sqrt{\frac{6y}{4 6_0} \left(1 - \frac{6_0}{6_y^2} \right) h - y_m - \frac{f}{6} \left(\frac{6y}{6_0} \right) h} - \frac{l^2}{\pi^2} \sqrt{\frac{6y^3}{3 E h^2 6_0}} = 0 \quad (9)$$

限界軸応力およびその時のたわみ y_{mc} は $d 6_0 / d y_m = 0$ より次式で与えられる。

$$\lambda^2 = \frac{E \pi^2}{g_c 6_y} \sqrt{\left(1 - g_c^2 - \frac{2f}{3} \right)^3} \dots\dots (10) \quad y_{mc} = \frac{h}{6 g_c} \left[1 - g_c^2 - \frac{2f}{3} \right] \dots\dots (11)$$

y_{mc} は $y_1 < y_{mc} < y_2$ の条件を満足すべきであるので、いま $g_3 = \sqrt{1 - 2f/3}$ とおくと式(10)の適用範囲は $0 \leq g_c \leq g_1$ および $g_2 \leq g_c \leq g_3$, ただし $0 \leq f \leq 1.5$ 。なお $\frac{3}{4} \leq f$ の場合には

は、応力状態は常に B となり式(7)に代って式(10)が適用される。

III. 降伏軸応力 部材の最大線応力が降伏するときの

いわゆる降伏軸応力 σ_P は $P/A + M_m/W = \sigma_y$ (W : 断面係数)より結果のみを示せば次式となる。

$$\lambda = 2 \sqrt{\frac{E}{g_f 6_y} S E C \frac{1 - g_P}{f}} \quad (g_P = \sigma_P / \sigma_y)$$

結論 以上により等分荷重荷重が部材の座屈強度に及ぼす

影響を求めることができたが、式(7)、式(10)から与えられた細

長比に対して直接限界軸応力を求めることは困難であるゆ

え、逆に限界軸応力をパラメーターとして細長比の値を計

算し図表化してあげれば使用に便利であり、図-6 は $S \pm 37$

に対する結果を示すものである。中央負に単一荷重 Q が

加わる場合も全く同じ方法で解くことができ、式(7)、式(10)

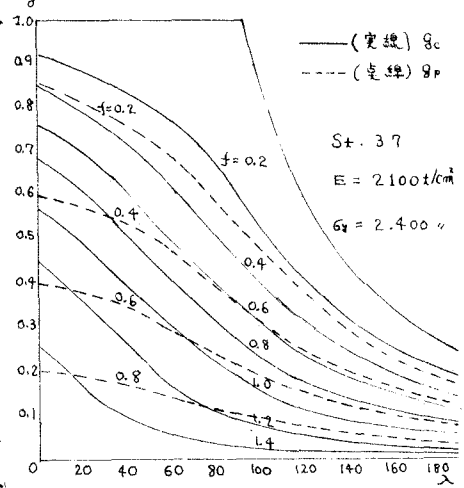
において f を Q / Q_y ($Q_y = 4 b h 6_y / \sqrt{3} \lambda$) とおけばよい。両端固定の場合は、座屈長さを近似的に

$l/2$ とおけば、スパン $l/2$ の単純支持部材を解く場合に一致する。なお本法では、荷重重および

軸圧縮力を受ける部材の座屈強度を限界軸荷重によってのみ考慮してゐるが、実際には荷重重が相当

大きく細長比が小さい場合には降伏ヒンジの形成により破壊することがわかっており、このこと考

へておるべきで、これについては目下考察中である。



文献 (1) K. Beitzel "Näherung Berechnung der Tragkraft exzentrisch gedruckter Stahlstäbe" Stahlbau 1935