

東京大学工学部 正員 奥村敏恵  
 " " 西野文雄

東京大学工学部 学生員 長谷川彰夫  
 日本国鉄道 正員 長浜正季

1. 序 最近世界各國においてボックスガーベル橋梁が開発されており、その原因明確の中で圧縮フランジ及びウエブの座屈崩壊に因して縱リブの所要剛性が問題となっている。DINで規定するわざる最小剛比 $\alpha^*$ においても残留応力、初期たわみ等の初期不整を考慮すると、実際には縦リブ線と節線との間に $5^\circ$ 程度の剛性が必要であると議論もある。<sup>1)</sup>著者等は從来より残留応力を有する複合構造の弾塑性座屈の問題を差分法により解析してきた。本論文では差分法を用いて計算例を示すものである。

## 2. 差分計算式の説明

2-1 無補剛の板の弾塑性座屈の差分評価式 リブ付板の弾塑性座屈差分評価式と導く前に、その式の説明が必要となる。リブを有する一般の板の差分評価式を示す。<sup>2)</sup>一般に弾塑性座屈を考慮した時、板のモードに曲率関係の面内に断力がない場合、(2-1)式で与えられる。この式トリスを用いて平板座屈の基礎方程式(2-2)式のよう表現出来る。

$$\text{今、一方圧縮状態を考慮し、} (N_y = 0), \text{板厚一定} (D_0 = \text{const}), \quad M = D \Psi; \quad \begin{cases} M_x \\ M_y \\ M_{xy} \end{cases} = D_0 \cdot \begin{cases} R_1 & R_2 & 0 \\ R_2 & R_3 & 0 \\ 0 & 0 & R_4 \end{cases} \begin{cases} -W_{xx} \\ -W_{yy} \\ 2W_{xy} \end{cases} \quad \text{但し} \quad D_0 = \frac{Et^3}{12} \quad (2-1)$$

$$\frac{\partial^2}{\partial x^2} (D_0 R_1 \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + D_0 R_2 \frac{\partial^2 w}{\partial x^2}) + 4 \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} (D_0 R_2 \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y}) + \frac{\partial^2}{\partial y^2} (D_0 R_2 \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + D_0 R_3 \frac{\partial^2 w}{\partial y^2}) + N_x \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + N_y \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} = 0 \quad (2-2)$$

載荷面単純支持)の事によると(2-2)式は常微分方程式に変換され、一次差力による差分評価式を導く(2-3)、(2-4)式のよう表現出来る。(差分点*i*における差分評価式)

$$C_{1,i} Y_{i+2} + C_{2,i} Y_{i+1} + C_{3,i} Y_i + C_{4,i} Y_{i-1} + C_{5,i} Y_{i-2} = C_i \cdot \lambda^2 Y_i \quad (2-3)$$

又、等価切歰力は 但し、 $C_{1,i} = \frac{1}{2} R_{3,iH} + R_{3,i} - \frac{1}{2} R_{3,iL}$

$$C_{2,i} = -2(3R_{3,i} - R_{3,iH}) - (\frac{\pi^2}{L})^2 (\frac{b}{L})^2 (\frac{1}{2} R_{2,iH} + 2R_{2,i} - \frac{1}{2} R_{2,iL} + R_{4,iH} + 4R_{4,i} - R_{4,iL})$$

$$C_{3,i} = -2(R_{3,iH} - 3R_{3,i} + R_{3,iL}) + (\frac{\pi^2}{L})^2 (\frac{b}{L})^2 (-R_{2,iH} + 6R_{2,i} - R_{2,iL} + 8R_{4,i} + (\frac{\pi^2}{L})^2 R_{4,iL}) \quad (2-4)$$

$$C_{4,i} = 2(R_{3,iH} - 3R_{3,i} - (\frac{\pi^2}{L})^2 (\frac{b}{L})^2) (-\frac{1}{2} R_{2,iH} + 2R_{2,i} + \frac{1}{2} R_{2,iL} - R_{4,iH} + 4R_{4,i} + R_{4,iL})$$

$$C_{5,i} = -\frac{1}{2} R_{3,iH} + R_{3,i} + \frac{1}{2} R_{3,iL}$$

$$C_i = \frac{(2\pi^2/L)^2 (0x)}{\pi^4} ; \quad \lambda = \frac{b}{E\sqrt{EI}} \quad \therefore \text{板中 } b \text{ は } n \text{ 区間に分割}$$

$$My = -D_0 \sin \frac{\pi x}{L} \left\{ -R_2 (\frac{\pi}{L})^2 Y + R_3 Y'' \right\}, \quad Ty = -D_0 \sin \frac{\pi x}{L} \left\{ -(\frac{\pi}{L})^2 R'_2 Y - (\frac{\pi}{L})^2 (R_2 + 4R_4) Y' + R'_3 Y'' + R_3 Y''' \right\} \quad (2-5)$$

上式を満足すれば、板座屈強度計算の境界条件が得られる(2-5)式)。以上を用いて残留応力を有する無補剛板の弾塑性座屈解析が実行出来る。

2-2 縦リブを有する板の弾塑性座屈の差分評価式 さて図1-a)に示すように、任意の縦リブを有する板が一方に(任意の分布する)圧縮力を受けてる場合の弾塑性座屈を取り扱う。今、図1-b)に示すように1本の縦リブと隣接する板部分を取り上げ、図1-c)に示すように縦リブを境に板部分を  $l$ -plate,  $m$ -plate とする。両者の板部分のモーメント  $M$ , 等価切歎力  $\Gamma$  の合力をリブが受けたものとする。このように考えると、リブと板の結合連続条件(2-6)式のようになる事が出来た。

### 変位境界条件

$$w_L = w_m = w_S$$

a)

### 力学境界条件

$$Et \frac{d^4 w_S}{dx^4} + A \bar{G}_S \frac{d^2 w_S}{dx^2} = 0$$

c)

$$S_S = \frac{\partial w_S}{\partial y} = \frac{\partial w_m}{\partial y}$$

b)

$$EIw \frac{d^4 w_T}{dx^4} + (A \bar{G}_T \cdot T_S^2 - GK) \frac{d^2 w_T}{dx^2} = m_T$$

d)

ここでリブに作用する分布横力  $g$ , 分布外の  $m_T$  は(2-7)式で与えられる。

$$g = (V_T)_m - (V_T)_L, \quad m_T = (M_T)_L - (M_T)_m \quad (2-7)$$

差分化を行う。あたかも2-1と同様に1つ  $l$ -plate,  $m$ -plate, リブ共にX方向(圧縮方向)を半波 $\pi \sin \frac{\pi x}{L}$ と仮定し、(2-8)式のよう表示する。今簡単のため、リブの根元に対する抵抗を無視し、(即ち、 $EIw_T^2 + (Pr_S^2 - GK)g^2 = 0$ )  $w_L = f(y) \cdot \sin \frac{\pi x}{L}$ ,  $w_m = g(y) \sin \frac{\pi x}{L}$ ,  $w_S = S_S \cdot \sin \frac{\pi x}{L}$  (2-8)

これらもので一般にリブ付板の弹性解析に用いられる便法である。(Z-6d)式より $m_T=0$ とおく(Z-5), (Z-6), (Z-7), (Z-8)式を用いてリブの板の結合連続条件に未知函数 $f(y)$ ,  $g(y)$ ,  $\delta s$ を用いて(Z-9)式のように表示される。  
 但し,  $a$ より $[EI(\frac{\pi}{L})^4 - A\bar{I}\delta(\frac{\pi}{L})^2]f(a) = k_3 D_0 [f''(a) - g''(a)]$  c) (Z-9)

以上の考慮がある。因式不等式より、荷重点 $a$ 点を $l$ -plate ( $f(y)$ ),  $m$ -plate ( $g(y)$ )共に差分点 $i$ とする(Z-9)  
 a), b), d)式より(Z-10)式のように差分係数が得られる。(の関係式)。 $l$ -plate, リブ,  $m$ -plateを一体  
 とする差分方程式(Y)  $f_i = g_i = \delta s$ ,  $f_{i-1} = g_{i-1}$ ,  $f_{i+1} = g_{i+1}$  (Z-10)

で取扱う場合には、リブを有する点 $i$ の前後の $i-1$ ,  $i+1$ における差分評価式は(Z-3)式に一致する事がわかる。  
 従って差分方程式にあたるリブの影響の考慮はリブを有する点 $i$ での差分評価式を用いる事に帰着される。  
 それで、(Z-9)式を差分評価し、 $l$ -plate,  $m$ -plate共に共通点 $i$ における(Z-3)式が成り立つ事を用いて  
 因式に差分仮想節点 $g_{i-2}$ ,  $g_{i-1}$ ,  $f_{i+1}$ ,  $f_{i+2}$ を消去し、差分節点 $f_{i-2}$ ,  $f_{i-1}$ ,  $f_i$ ,  $g_{i+1}$ ,  $g_{i+2}$ により差分評  
 価式を表すすれば。  
 (Z-9c)式は(Z-10)式を用いて変形し整理して(Z-3)式と共通の符号を用いて表わすと  
 (Z-11) (Z-12)式のようになる。ここで、 $\beta$ は弹性時リブの剛性比(面積比)であり、リブ塑性化、残留応力

$$S_i \cdot f_i = [S_1 - S_2 \lambda^2] \cdot f_i = \frac{R_s}{2} (f_{i+2} - f_{i-2} - g_{i+2} + g_{i-2}) \quad \text{但し, } S = S_1 - S_2 \cdot \lambda^2, \lambda = \frac{b}{t} \sqrt{\frac{\sigma}{E}} \quad (Z-11)$$

$$S_1 = \frac{1}{1-\nu^2} \left( \frac{b}{L} \right)^{\frac{4}{3}} \cdot \eta \cdot \gamma, \quad S_2 = 12 \left( \frac{b}{L} \right)^{\frac{2}{3}} \cdot \eta \cdot \delta \quad \text{但し, } \gamma = \frac{EI}{bD} \quad (D = \frac{E+3}{12(1-\nu^2)}) : \text{剛比}, \delta = \frac{A}{bt} : \text{面積比}$$

$$\eta = \frac{EI}{E} \quad (\text{リブの接線係数比}), \quad \beta = \frac{\bar{I}_s}{\bar{I}_t} \quad (\text{リブの平均圧縮応力比}) \quad (Z-12)$$

の割合で評価される。 $l$ -plate,  $m$ -plateにおいて点の差分方程式を(Z-3)式に $\beta$ 表示し、(Z-10)  
 式を用いて(Z-13)式のようになる条件が成立する。(Z-11), (Z-12)式を連立させて解くと仮想節点 $f_{i+2}$ ,  $g_{i+2}$ は  
 差分節点 $f_{i-2}$ ,  $g_{i-2}$ と表示される。点 $i$ における $l$ -plate(又は $m$ -plate)の差分評価式(Z-3)より(Z-10)(Z-14)  
 を用いて(Z-14)式のよう表示される。点 $i$ における $l$ -plate(又は $m$ -plate)の差分評価式(Z-3)より(Z-10)(Z-14)  
 $f_{i+2} = \frac{1}{R_{s,i}} C_{s,i} \cdot A \cdot f_i + g_{i+2}, \quad g_{i+2} = \frac{1}{R_{s,i}} C_{s,i} \cdot A \cdot f_i + f_{i-2} \quad (Z-14)$   
 式を用いて仮想節点 $f_{i+2}$ ,  $f_{i-1}$ (又は $g_{i-2}$ ,  $g_{i-1}$ )を消去し、共通節点 $Y_i$ により表示すると結局リブを有する点  
 $i$ における差分評価式は(Z-15), (Z-16)式のようになる。ここで $C_{s,i}$ ( $i=1 \sim 5$ ),  $C_i$ は(Z-4)式で  
 算出される。従って、リブが無い場合の $S_1=0$ ( $\gamma=0$ ),  $C_{s,i} Y_{i+2} + C_{s,i} Y_{i+1} + D_{s,i} Y_i + C_{s,i} Y_{i-1} + C_{s,i} Y_{i-2} = D_i \cdot \lambda^2 Y_i \quad (Z-15)$   
 $S_2=0$ ( $\delta=0$ ) $\times \beta \beta$ , (Z-3)式に一致する。  
 $D_{s,i} = C_{s,i} + \frac{1}{R_{s,i}^2} \cdot S_2 \cdot C_{s,i} \cdot C_{s,i}, \quad D_i = C_i + \frac{1}{R_{s,i}^2} S_2 \cdot C_{s,i} \cdot C_{s,i} \quad (Z-16)$

### 3. 残留応力を有するリブ付板の弾塑性座屈計算に対する適用

3-1. 計算手順 (Z-15)式を用いた差分方程式を用いて残留応力を有するリブ付板の弾塑性座屈とマトリクス固有値方程式を構成する事により解く事が  
 出来る。既往、残留歪、外力による変形歪を与えて差分点における剛性を決定し、それにより表示される(Z-5)式の係数 $C_{s,i}$ ( $i=1 \sim 5$ ),  $D_{s,i}$ ,  $C_i$ ,  $D_i$ を求めてマトリクスを構成し、中厚比相当量入と固有値として求め計算方法を定める。以下に詳細について解説されながら本論文の主題であるリブの影響に着目して留意すべき事柄を述べる。

3-2. 残留応力を有するリブの接線係数、平均圧縮応力の評価  
 本解析においてはリブの弾塑性 Beam-Column と考える。(Z-15)式の差分評価において与えられた基準リブ  
 の $S_1$ ,  $S_2$ を定めるとリブの接線係数比 $\beta = \frac{EI}{E}$ 、平均圧縮応力比 $\beta = \frac{\bar{I}_s}{\bar{I}_t}$ を壁の函数として表示しなければ  
 ならない。これを元にリブの残留応力を有する中心柱柱の平均応力-歪関係を解析的に行なう一般手法  
 (C.R.C. Guide 2nd Ed. 1966 P20)を用いれよう。(実験的)は短柱試験の平均応力-歪関係)

しかし、本解析においては図-3に示すように素材を完全弾塑性体とし、残留応力を有する場合には柱断面

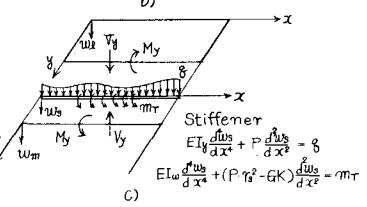
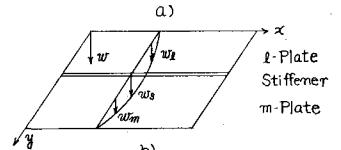
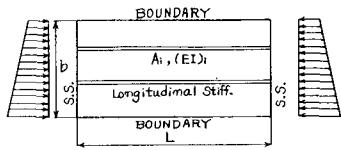


Fig. 1 Presentation of the Problem

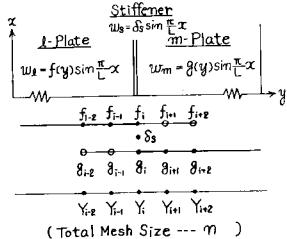


Fig. 2 Points of Finite Differences near the Stiffener

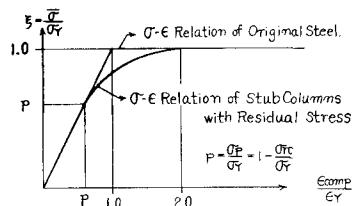


Fig. 3 σ-ε Relation of Stub Columns

弾塑性領域にある時、応力至肉添が弾性域、塑性域も成し得る条件を満たす条件は3次曲線で近似される。弾塑性域の範囲において一定の残留圧縮応力 $\sigma_{cr}$ が下限に存在するとして、比例限界 $\sigma_{cr}/\sigma_Y = \sigma_{cr}/\sigma_{Yc} = 0$ とおき、引張残留圧縮応力 $\sigma_{cr}$ が降伏に達して引張強度 $\sigma_Y$ にいたる時、全塑性となると考える。以上の仮定のもとで、弾塑性域の下限の平均応力 $\bar{\sigma} = \sigma_{cr}/\sigma_Y$ 、外力 $\sigma = E_{comp}/\sigma_Y$ の関係は(3-1)式のように求められる。

$$\begin{aligned} \bar{\sigma} &= ax^3 + bx^2 + cx + d \quad (P \leq x \leq 2.0) \quad \text{但し, } P = 1 - \frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y} = 1 - \frac{\sigma_{cr}}{\sigma_{Yc}} \\ a &= -\frac{P}{(P-2)^3}, \quad b = \frac{2P^2+P+2}{(P-2)^3}, \quad c = -\frac{8(P^2-P+1)}{(P-2)^3}, \quad d = \frac{4(2P^2-3P+2)}{(P-2)^3} + 1 \end{aligned} \quad (3-1)$$

以上により、仮定された平均応力-至肉添のものにおける持続係数比 $\eta = \sigma_{cr}/\sigma_Y$ 、平均圧縮応力比 $\xi = \sigma_{cr}/\sigma_{Yc}$ は(3-2)式のよう表示される。

$$\text{i) 弹性域 } 0 < \frac{E_{comp}}{\sigma_Y} \leq P; \eta = 1, \xi = \frac{E_{comp}}{\sigma_Y} \quad \text{ii) 弹塑性域 } P < \frac{E_{comp}}{\sigma_Y} \leq 2; \eta = \frac{d\bar{\sigma}}{dx}, \xi = \bar{\sigma} \quad \text{iii) 塑性域 } \frac{E_{comp}}{\sigma_Y} > 2; \eta = 0, \xi = 1 \quad (3-2)$$

3-3 リブ付板の座屈応力に関する注意 本解析における、面内歪を与えて、中厚比相当量 $\delta_{eff}$ による方法について、座屈応力 $\sigma_{cr}/\sigma_Y$ と面内歪をもとに別々計算しなければならない。例、図1-2は直角彎曲板の長手の曲げりがあると見え、それが他の面積、面積比 $A_j, S_j$  ( $A_j/bt$ ) ( $j=1 \sim k$ ) に対する時換面積、 $j$ -リブ面積の全面積に対する割合 $a_p, a_{sj}$ は(3-3)式のよう表示される。又、板中の時の平均圧縮応力は(3-4)式で与えられる。(但し、板中の全荷重が分割され、而れ載荷点の着目点を $1, m+1$ とすると(3-3)(3-4)式を用いてリブ付板全体に作用する平均圧縮応力(平均座屈応力)は(3-5)式のよう求められる。

$$a_p = \frac{bt}{\sum A_j + bt} = \frac{1}{1 + \sum \delta_j}, \quad a_{sj} = \frac{A_j}{\sum A_j + bt} = \frac{\delta_j}{1 + \sum \delta_j} \quad (3-3)$$

$$\left(\frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y}\right)_0 = \frac{1}{m} \left[ \frac{1}{2} \left( \frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y} \right)_1 + \left( \frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y} \right)_{m+1} \right] + \sum_{i=2}^n \left( \frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y} \right)_i \quad (3-4)$$

$$\left(\frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y}\right) = \frac{\left(\sigma_{cr}/\sigma_Y\right)_0 \cdot bt + \sum_{j=1}^k \left(\frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y}\right)_j \cdot A_j}{\sum A_j + bt} = \left(\frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y}\right)_0 \cdot a_p + \sum_{j=1}^k \left(\frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y}\right)_j \cdot a_{sj} \quad (3-5)$$

#### 4. 数値計算例と結果の検討

以上述べたリブ付板の弾塑性差の解析手法を用いて図4-1に示すように中央1本の筋柱と隅筋柱の座屈応力を主な結果(筋柱の座屈応力)を示す。本計算における基本的仮定として i) 材料の完全弾塑性体と ii) (2-1)式の板のモードト-曲率関係を規定するDマトリクスによる塑性変形理論、歪の逆転ないしはBijlaard の理論を適用する。残局応力分布は非載荷辺よりリブ取付け部で落接により降伏引張応力 $\sigma_Y$ 、その中間部で一定圧縮応力が発生していると見え、図4-1に示すように自己平衡初期応力分布を仮定する。図4-2に示す条件のもとで精度解析を行って図4-3の結果(4-1) TimoshenkoのEnergy解<sup>3)</sup>と比較して、極めて収束性がよき事がわかる。図4-3に従来、多くの文献で記載されている残局応力 $\sigma_{cr}$ と場合のリブ影響による座屈係数 $\alpha$ の変化を $\alpha$ ~ $\sigma_{cr}$ の関係について本解析法によく求められた結果を示す。精度で解が得られることはさうである。又、本解析法によれば、従来のEnergy法、微分方程式法(張り出し)、座屈波形を仮定する必要がなく、自動的に最小固有値、(この時の座屈波形をモード)解析により求められる。残局応力を有する場合の $\alpha$ ~ $\sigma_{cr}$ の関係を示したもののが図4-1~4-4である。残局応力を有する場合にはこの関係が外力(既に結果の座屈応力)に対する座屈係数 $\alpha$ を示す。図4-1~4-4は残局圧縮応力比 $\sigma_{cr}/\sigma_Y = 0.5$ 、中間リブの面積比 $\delta = 0.2$ で4边単純支持の場合について座屈応力(降伏応力で無次元化して示す)を変化させた4つの例を示したものである。

又によれば、残局応力 $\sigma_{cr}$ が場合の座屈波形と座屈係数( $\alpha$ )と残局応力 $\sigma_{cr}$ が互いに比例する、着しく低下し、又、中間リブの面積比 $\delta$ が座屈応力 $\sigma_{cr}$ を変化するものである事わざである事がわかる。

図4-7は図4-1~4-4のうちの96%~長周期を多く含む座屈応力波形を示す事により、その結果を用いて求められ、又、中間リブ付板の局部座屈曲線を示したものである。この結果によれば、残局応力を有する場合に、リブ取付け部が節線 $\times$ を23(設計座屈波形)当に必要な最小剛性比 $\alpha$ が $\sigma_{cr}$ の変化する事に明確に示す。

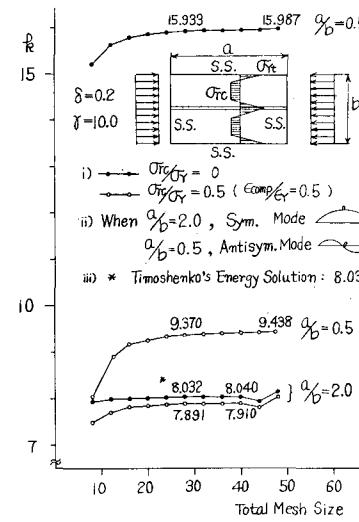


Fig.4. Accuracy of Buckling Coefficient;  $\alpha$

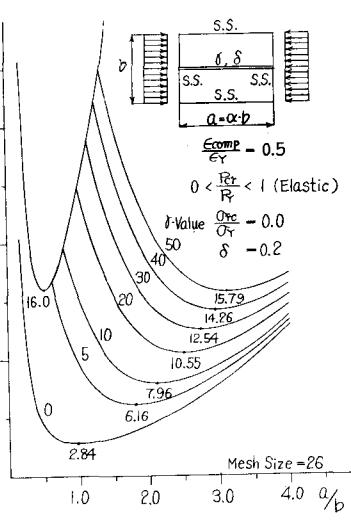


Fig.5.  $\delta/\alpha$  ~  $\sigma_{cr}/\sigma_Y$  Relations of Stiffened Plates free of Residual Stresses

$$*) \sigma_{cr} = \frac{\pi^2 D}{bt^2} = \frac{\pi^2 E}{12(1-\nu^2)(bt)^2} = 1.9 \times 10^6 \frac{1}{(bt)^2} \quad (E = 2.1 \times 10^6 \text{ kg/cm}^2); \quad \frac{\sigma_{cr}}{\sigma_Y} = \frac{\pi^2}{12(1-\nu^2)(\frac{E}{\sigma_Y})^2} = 0.90 \frac{1}{\sigma_Y} \quad (\text{黒丸表示})$$

即ち、残留応力がない場合の線型  $\delta$  値はこの場合約 52 (DIN 4114)<sup>(\*)</sup> であるが、残留応力が存在する場合には、低い屈展応力段階においては、それより小さく、降伏応力に近い高屈展応力段階においては、逆に残留応力を考慮した線型  $\delta$  値の値が大きくなる。これは主として残留応力により、自身の剛性低下 (りびの構成係数  $E_f$  の低下) に起因するものと考えられる。  
 まことに、残留応力の存在により、残留応力がない場合に比較して、屈展応力が低下する傾向の本性が明確である。以上より、中央引張り付帯付き板中立柱が存在する場合の  $\delta$  値は、これより  $\delta$  の減少を屈展応力に応じて考慮させて設計すれば、問題ないと言えよう。  
 例えども、既存の DIN 4114 の線型  $\delta$  値で屈展させた場合と高い屈展応力段階では、危険に陥る場合が生じ得ると想われる。これは図 7 に示すように、 $\delta = 10$  の時の屈展曲線を示すと高い屈展応力のときにあっては、どの場合の屈展応力に比較しても低いかに違いはない事が明白である。

## 5. 結語

本論文に得られた結論は次の二点である。  
 i) 残留応力を有する付帯板の弾塑性屈展解析法を採用した事により、極めて簡単に解析が可能となり、便定の範囲内において多く繰り返す事なく種々の境界条件、箱型、工型等の板構造の圧縮曲げの屈展解析が適用可能となり得る。  
 また、又、精度も比較的良好く、次数が少くても計算で解算が可能であり、經濟的にも有利であると言えられる。

ii) 本解析法を一例として最も基本的な場合において中央一本の柱に付帯板を有する箱型圧縮板の弾塑性屈展を残留応力を考慮して取扱ったが、その結果、さういう事で言える。即ち、残留応力を考慮しない場合に比べて繰り返し計算と計算の最小限化 (即ち屈展応力の函数化) が、わざと線型  $\delta$  値を基準とするよりは、低屈展応力段階では、それより小さく、降伏応力に近い高屈展応力段階においては、自身の剛性低下によると線型  $\delta$  値の値が大きくなる。

## 6. 参考文献

- 1) Seminary London, April 1971, -Ultimate Resistance of Plate girders with Stiffened Webs-Summary Report, Bulletin IABSE No. 27 1971.
- 2) Nishino, F. and Tait, L., "Residual Stress and Local Buckling Strength of Steel Columns," Proc. of JSCE No. 172 1967-12
- 3) Timoshenko, S.P. and Gere, J.M. "Theory of Elastic Stability" 2nd Ed. McGraw-Hill, New York, 1961
- 4) Kollbrunner, C.F. and Meister, M. "Ausbeulen, Theorie und Berechnung von Blechen," Springer, 1958

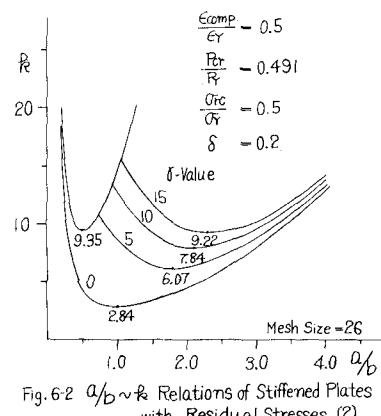


Fig. 6-2  $a/b \sim R$  Relations of Stiffened Plates with Residual Stresses (2)

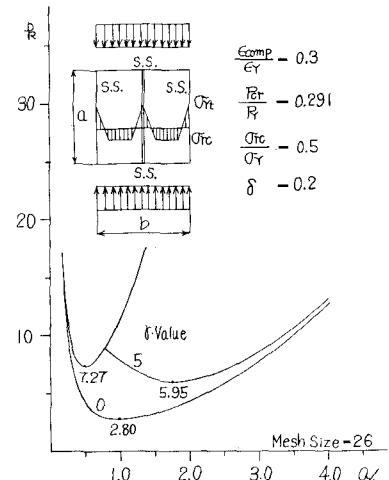


Fig. 6-1  $a/b \sim R$  Relations of Stiffened Plates with Residual Stresses (1)

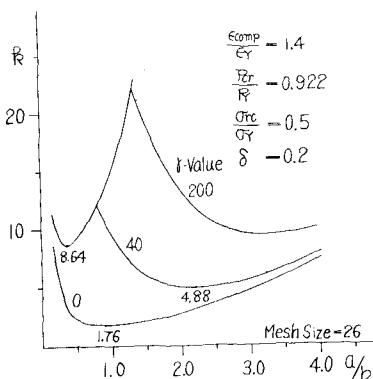


Fig. 6-4  $a/b \sim R$  Relations of Stiffened Plates with Residual Stresses (4)

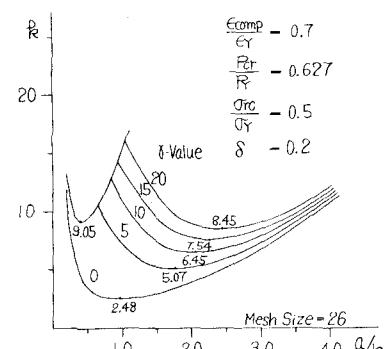


Fig. 6-3  $a/b \sim R$  Relations of Stiffened Plates with Residual Stresses (3)

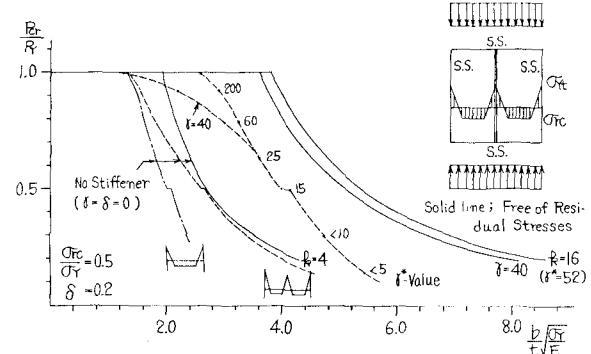


Fig. 7 Local Buckling Curves of Stiffened Plates with Residual Stresses