

弹性基礎上の円筒形タンクの構造耐温度応力について

北海道大学 正員 三上 隆
 東洋工ジニアリング 正員 ○田 卷 雅
 北海道大学 正員 福士 彰二

1 まえがき わが国の資源条件から石油の備蓄が必要であり、比較的堅弱地盤上で円筒形タンクが建設されるようになり、その安全性についての問題が大きく取り扱われるようになりました。タンクは基礎上の底板及び側板より構成されており、それが基礎上に与えられる温度分布を受けることの導動は地盤との接触で全体で一つの系として作用を加えることが望まれる。

車両軸荷重については昨年報告¹⁾したが、本報告は底板を弹性ばねで支持された円板とみなし、複雑な温度分布に対する解析が可能となり、この問題に有限要素法を適用し、タンク内外の温度差、弹性ばねのタンク運動による影響を検討したものである。

2 解析方法 解析にあたって、変形は微小であり、材料は等方、等質性を有するものとする。

(1) 側板要素の平衡方程式

図-1に示すように、長方形(x方向)変位をu, 円周方向(θ方向)変位をv, 板厚方向変位をwとする。

面内ひずみを $\epsilon_x, \epsilon_\theta, \gamma_{xy}$, 面外ひずみを $\chi_x, \chi_\theta, \chi_{xy}$ と表わすと、応力-ひずみ関係式は次式で与えられる。

$$\begin{pmatrix} N_x \\ N_\theta \\ N_{xy} \\ M_x \\ M_\theta \\ M_{xy} \end{pmatrix} = \begin{bmatrix} B & VB & 0 & 0 & 0 & 0 \\ VB & B & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1-B & B & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & D & VB & 0 \\ 0 & 0 & 0 & VB & D & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1-D \end{bmatrix} \frac{E\alpha}{1-\nu} \begin{pmatrix} T \\ \tilde{T} \\ 0 \\ \tilde{\Gamma} \\ \tilde{T} \\ 0 \end{pmatrix} \quad (1)$$

ここで、 N_x, N_θ, N_{xy} は応力、 M_x, M_θ, M_{xy} は曲げモーメントであり、 V はボアソン比、 E は弾性係数、 α は材料の線膨張係数であり、 $D = EI/[12(1-\nu^2)]$, $B = EI/(1-\nu^2)$, ν は底板の厚さとする。

温度分布(T)を無ひずみ、無応力状態からの温度分布とするとき(1)における \bar{T}, \tilde{T} は次式で与えられる。

$$\begin{aligned} \bar{T} &= \int_{-h/2}^{h/2} T(x, \theta, z) dz \\ \tilde{T} &= \int_{-h/2}^{h/2} T(x, \theta, z) z dz \end{aligned} \quad (2)$$

ひずみ-変位の関係は次式で表示できる。

$$\epsilon_x = \frac{\partial u}{\partial x}, \quad \epsilon_\theta = \frac{1}{a} \left(\frac{\partial u}{\partial \theta} + w \right)$$

$$\chi_{xy} = \frac{1}{a} \left(\frac{\partial u}{\partial \theta} + \frac{\partial w}{\partial x} \right), \quad \chi_x = -\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \quad (3)$$

$$\chi_\theta = \frac{1}{a} \left(\frac{\partial w}{\partial \theta^2} - \frac{\partial w}{\partial x \partial \theta} \right), \quad \chi_{x\theta} = \frac{1}{a} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x \partial \theta} - \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right)$$

ここで、 a はタンク半径である。

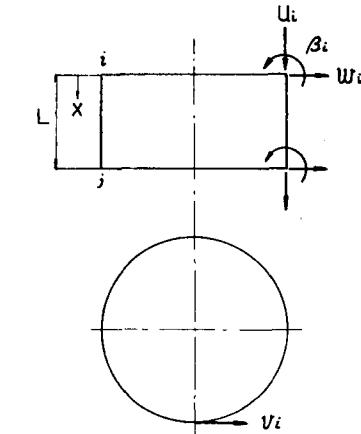


図-1 側板要素

変位 u, v, w は長方形は多項式で、円周方向は Fourier 積分で展開すると、それらは次式で与えられる。

$$\begin{aligned} u &= (1-x/L) \cos n\theta U_i^{(n)} + (x/L) \cos n\theta U_j^{(n)} \\ v &= (1-x/L) \sin n\theta V_i^{(n)} + (x/L) \sin n\theta V_j^{(n)} \\ w &= (1-3x^2/L^2 + 2x^3/L^3) \cos n\theta W_i^{(n)} + (x-2x^2/L + x^3/L^2) \cos n\theta \\ &\quad \cdot B_i^{(n)} + (3x^2-2x^3/L) \cos n\theta W_j^{(n)} + (-x^2/L + x^3/L^2) \cos n\theta B_j^{(n)} \end{aligned} \quad (4)$$

要素のひずみエネルギーは次式で表される。

$$U = \frac{1}{2} \iint [B \{ (\epsilon_x + \epsilon_\theta)^2 + 2(1-\nu) \} \left(\frac{\partial w}{\partial x}^2 - \epsilon_x \epsilon_\theta \right) \frac{1}{a} \frac{EI}{1-\nu} (\epsilon_x + \epsilon_\theta) \times \tilde{T}] adx d\theta + \frac{1}{2} \iint D \{ (\chi_{xy} + \chi_{x\theta})^2 + 2(1-\nu) \} (\chi_{x\theta}^2 - \chi_{xy} \chi_{x\theta}) \}$$

$$2 \frac{E\alpha}{1-\nu} (x_r + x_\theta) \tilde{T}] ad\theta dx + R \int \int G(T) ad\theta dx \quad \dots (5)$$

ここで、 $G(T)$ は T のみの実数である。

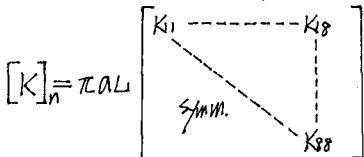
式(3), (4)を式(5)に代入しオーテンシヤルエネルギー最小の原理より次式が得られる。

$$[K]_n \{ \delta \}_n = \{ Q \}_n \quad \dots \dots \dots (6)$$

ここで $[K]_n$ は要素の剛性マトリックスの第 n 項, $\{ \delta \}_n$ は温度分布と等価な節荷量である。

$$\{ \delta \}_n = \{ U_x^{(n)} V_x^{(n)} W_x^{(n)} B_x^{(n)} U_j^{(n)} V_j^{(n)} W_j^{(n)} B_j^{(n)} \}^T$$

以下に $[K]_n$ の内容を示すと次のようになる。



$$K_{11} = K_{44} = B/L^2 + n^2 B_2/(3\alpha^2), \quad K_{12} = -n(B_1 - B_2)/(2\alpha L)$$

$$K_{56} = -K_{12}, \quad K_{16} = -n(B_1 + B_2)/(2\alpha L), \quad K_{25} = -K_{16}$$

$$K_{13} = K_{17} = -B_1/(2\alpha L), \quad K_{35} = K_{57} = -K_{13},$$

$$K_{14} = K_{58} = -B_1/(12\alpha), \quad K_{18} = K_{45} = -K_{14},$$

$$K_{15} = -B/L^2 + n^2 B_2/(6\alpha^2), \quad K_{28} = -nLB/(30\alpha^2) - nPB/(30\alpha^2)$$

$$K_{22} = K_{65} = nPB/(30\alpha^2) + B_2/L^2 + n^2 D/(30\alpha^2) + 4D_2/(L^2\alpha^2)$$

$$K_{23} = K_{67} = 7MB/(20\alpha^2) + nB_1/(L^2\alpha^2) + 7nPD/(20\alpha^4) + 4nD_2/(L^2\alpha^2)$$

$$K_{24} = nLB/(20\alpha^2) + nD_1/(L\alpha^2) + n^2 D/(20\alpha^4), \quad K_{68} = -K_{24}$$

$$K_{25} = n^2 B/(60\alpha^2) - B_2/L^2 + nPD/(60\alpha^4) - 4D_2/(L^2\alpha^2)$$

$$K_{27} = K_{36} = 3nB/(20\alpha^2) - nD_1/(L\alpha^2) + 3nPD/(20\alpha^4) - 4nD_2/(L^2\alpha^2)$$

$$K_{33} = K_{77} = 3B/(35\alpha^2) + 12B/L^4 + 12nPD/(50\alpha^2 + 3nD/(35\alpha^4)) +$$

$$24nPD/(5L\alpha^2), \quad K_{34} = 11LB/(210\alpha^2) + 6B/L^3 + 6n^2 D/(5L\alpha^2)$$

$$+ 11n^2 D_1/(210\alpha^4) + 2n^2 D_2/(5L\alpha^2), \quad K_{78} = -K_{34}$$

$$K_{37} = 9B/(70\alpha^2) - 2B/L^4 - 12nPD/(50\alpha^2) + 9nD/(70\alpha^4) - 24nPD/(5L\alpha^2), \quad K_{38} = 6B/L^3 - 3LB/(420\alpha^2) + nPD_1/(5L\alpha^2) +$$

$$2n^2 D_2/(5L\alpha^2) - 13Ln^4/(420\alpha^4)$$

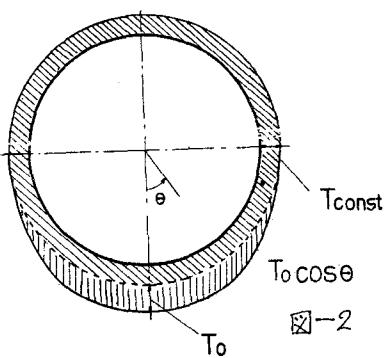


図-2

$$K_{48} = 2B/L^2 - PB/(40\alpha^2) - nPB_1/(15\alpha^2) - PB_3/(400\alpha^4) - 2nPD_2/(15\alpha^2)$$

$$K_{44} = K_{88} = 4B/L^2 + PB_2/(40\alpha^2) + 4nPB_1/(15\alpha^2) + n^2 D/(105\alpha^4)$$

$$+ 8nRD_2/(15\alpha^2), \quad K_{47} = -K_{38}, \quad K_{46} = -K_{28}$$

$$\dots \dots \dots, \quad B_1 = D_B, \quad B_2 = (1-U)B/2, \quad B_3 = U D,$$

$$D_2 = (1-U)D/2$$

温度分布は変位と同様に円周方向(角方向) Fourier 線数、板厚は底面(角方向)に直線変化するとして、次式で表わす。

$$T = T(\theta) \cos n\theta = \{A_1 + B_1 \theta\} + C_1 + D_1 \theta \cos n\theta \quad \dots \dots \dots (7)$$

ここで、 θ は中立面からの距離角、 $A_1 \sim D_1$ は要素両端から j 端での側板の上下面の温度分布より定まる定数

側板円周方向温度分布は図-2に示す分布状態を仮定する。すなはち

$$-\pi/2 \leq \theta \leq \pi/2 \text{ で } T(\theta) = T_{\text{const}} + T_0 \cos \theta \quad \dots \dots \dots (8)$$

$$\pi/2 < \theta < 3\pi/2 \text{ で } T(\theta) = T_{\text{const}} \quad \dots \dots \dots (9)$$

円周方向に次式の Fourier 線数で展開する。

$$T(\theta) = \sum a_n \cos n\theta \quad \dots \dots \dots (10)$$

$$\dots \dots \dots, \quad a_0 = T_{\text{const}} + T_0/\pi, \quad a_1 = T_0/2$$

$$a_n = 2T_0(-1)^{n/2}/\{(1-n^2)\pi\} \quad n \geq 2$$

(2) 底板要素の平衡方程式

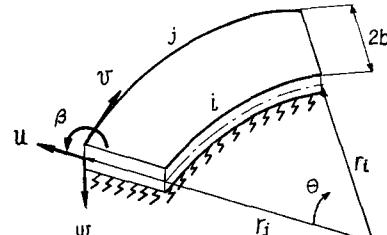


図-3 底板要素

ここで、底板を一様弾性ばねで支持された円板とみなし、弾性ばねとしては Winkler 型のばねを仮定する。図-3 に示すような要素中が $2b$ 、板厚 δ のモデルを考え、変位成分として、半径方向(r 方向)変位を u 、内周方向(θ 方向)変位を w 、ひずみ直角変位を v と表わす。

応力-ひずみ関係は次式で与えられる。

$$\begin{cases} N_r \\ N_\theta \\ N_{r\theta} \\ M_r \\ M_\theta \\ M_{r\theta} \end{cases} = \begin{bmatrix} B & VB & 0 & 0 & 0 & 0 \\ VB & B & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-V}{2}B & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & D & VD & 0 \\ 0 & 0 & 0 & VD & D & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1-V}{2}D \end{bmatrix} \begin{bmatrix} E_r \\ E_\theta \\ E_{r\theta} \\ \epsilon_r \\ \epsilon_\theta \\ \epsilon_{r\theta} \end{bmatrix} - \frac{E\alpha}{1-V} \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ 1 \\ 1 \\ 1 \\ 1 \end{bmatrix} \quad \dots \dots \dots (11)$$

以下で、諸号 Δ , B , D などは側板要素と同様である。

面内ひずみ ϵ_{xy} , ϵ_{yy} , 面外ひずみ γ_{xy} , γ_{yy} は、

$$\epsilon_{xy} = \frac{\partial u}{\partial r}, \quad \epsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial r}, \quad \gamma_{xy} = \frac{\partial v}{\partial \theta} + \frac{\partial u}{\partial \theta}, \quad \gamma_{yy} = \frac{\partial^2 v}{\partial \theta^2}$$

$$\gamma_{xy} = \frac{\partial v}{\partial r^2}, \quad \gamma_{yy} = -\left(\frac{\partial^2 v}{\partial r^2}\right)/r^2, \quad \gamma_{xy} = -\left(\frac{\partial^2 v}{\partial r \partial \theta}\right)/r + \left(\frac{\partial^2 u}{\partial \theta^2}\right)/r^2$$

変位関数は側板要素と同様に次式を用いる。 ----- (12)

$$u = \{(-1-R/2)U_i^{(n)} + (R/2)U_j^{(n)}\} \cos \theta$$

$$v = \{(-1-R/2)V_i^{(n)} + (R/2)V_j^{(n)}\} \sin \theta \quad ----- (13)$$

$$w = \{(-1-3R/4+R^2/4)W_i^{(n)} + b(R-R^2/4)B_i^{(n)} + (3R^2/4-R^2/4)W_j^{(n)} + b(R^2/4-R^2/2)B_j^{(n)}\} \cos \theta$$

以下で、 $R = (Y - Y_1)/b$, $b = (Y_j - Y_1)/2$

弾性ばね（地盤反力係数）を E_{sv} とし、弾性ばね上の底板のひずみエネルギーを求めるべく、

$$U = \frac{1}{2} \iint [B \{(E_r + E_\theta)^2 + 2(-1)(\gamma_{xy}/4 - \gamma_{yy})\} - 2Ex(E_r + E_\theta)\gamma_{xy}(-1)] r d\theta dr + \frac{1}{2} \iint D [(Cw + \theta)^2 + 2(-1)(\gamma_{xy}^2 - \gamma_{yy}^2) - 2Ex(Cw + \theta)\gamma_{xy}(-1) + E_{sv}W^2] r d\theta dr + h \iint G(r) r d\theta dr \quad ----- (14)$$

底板要素の平衡方程式式は側板要素と同様に得られ、

$$[K_p] + [K_{sv}] \{S\}_{jn} = \{Q\}_{jn} \quad ----- (15)$$

以下で、 $\{S\}_{jn} = \{U_i^{(n)} V_i^{(n)} W_i^{(n)} B_i^{(n)} U_j^{(n)} V_j^{(n)} W_j^{(n)} B_j^{(n)}\}^T$

$[K_p]$, $[K_{sv}]$ は円板、弾性ばねによる剛性マトリックス、

Q は荷荷重である。 K_{sv} は容易に得るヒゲができるので以下に $[K_p]$ の大略を零以外の要素について示す。

$$[K_p] = \pi \begin{bmatrix} K_{11} & \cdots & K_{18} \\ \vdots & \ddots & \vdots \\ K_{18} & \cdots & K_{88} \end{bmatrix} \quad ----- (16)$$

symm.

$$K_{11} = B(b+r)/(2b) - B_1 + b(B+n^2B_2)(I_0 - I_1 + I_2/4)$$

$$K_{12} = -n(B_1 - B_2)/2 + nb(B+B_2)(I_0 - I_1 + I_2/4)$$

$$K_{15} = -B(b+r)/(2b) + b(B+n^2B_2)(I_1 - I_2/2)/2$$

$$K_{16} = -n(B_1 + B_2)/2 + bn(B_1 + B_2)(I_1 - I_2/2)/2$$

$$K_{22} = b(n^2B + B_2)(I_0 - I_1 + I_2/4) + B_2(3b+r)/(2b)$$

$$K_{25} = n(B_1 + B_2)/2 + bn(B+B_2)(I_1 - I_2/2)/2$$

$$K_{26} = b(n^2B + B_2)(I_1 - I_2/2)/2 - B_2(b+r)/(2b)$$

$$K_{55} = B(b+r)/(2b) + B_1 + b(B+n^2B_2)I_2/4$$

$$K_{56} = n(B_1 - B_2)/2 + bn(B+B_2)I_2/4$$

$$K_{66} = B_1(r-b)/(2b) + b(n^2B + B_2)I_2/4$$

$$K_{33} = 3D(1+r/b)/(2b) + 3n^2D(I_0 - I_1 - 3I_2/4 + I_3 - I_4/4) + 9X_1(I_2 - I_3 + I_4/4)(4b) + 3X_2(J_1 - J_2/2 - 3I_3/4 + 5J_4/8 - J_5/8) + bX_3(L_0 - 3I_2/2 + I_3/2 + 9L_4/16 - 3I_5/8 + L_6/16)$$

$$K_{34} = B(1+3r/b)/b + n^2D(2I_0 - 9I_2/2 + 7I_3/2 - 3I_4/4) + 3X_1(-I_1 + 5I_2/2 - 3I_3/4 + 3I_4/8) + bX_2(-J_0 + 2J_1 + 3J_2/2 - 4J_3 + 35J_4/16 - 3I_5/8)$$

$$+ b^2 X_3(L_1 - L_2 - L_3/2 + L_4 - 7L_5/16 + L_6/16)$$

$$K_{37} = -3(1+r/b)D/(2b) - 3n^2D(I_0 - I_1 - 3I_2/2 + 2I_3 - I_4/2)$$

$$- 9X_1(I_2 - I_3 + I_4/4)(4b) + 3X_2(-J_1 + J_2/2 + 3I_3/2 - 5I_4/4 + I_5/4)/2 + bX_3(3L_2 - L_3 - 9L_4/4 + 3I_5/2 - L_6/4)/4$$

$$K_{38} = \{2/b + 3n^2/(2b)\}D + n^2D(I_0 - 3I_1/2 - 3I_2/2 + 5I_3/2 - 3I_4/4) + 3X_2(I_2 - 5I_3/4 + 3I_4/8)/2 + bX_2(J_1 - 3I_2/4 - 3I_3/2 + 25J_4/16 - 3I_5/8) + b^2 X_3(-L_2 + L_3/2 + 3L_4/4 - 5I_5/8 + L_6/8)$$

$$K_{44} = (1+2r/b)D + \{-1 + b(n^2(4I_1 - 7I_2 + 4I_3 - 3I_4/4))\}D_1 + bX_1(I_0 - 4I_1 + 11I_2/2 - 3I_3 + 9I_4/16) + 2b^2 X_2(-J_1 + 3J_2 - 3I_3 + 5J_4/4 - 3I_5/16) + b^2 X_3(L_2 - 2L_3 + 3L_4/2 - L_5/2 + L_6/16)$$

$$K_{47} = -D\{(1+3r/(2b))^2/b - n^2D(3I_1 - 9I_2 + 7I_3 - 3I_4/2)/2 + 3X_1(I_1 - 5I_2/2 + I_3/4 - 3I_4/8)/2 + bX_2(-J_2/2 + 8J_3 - 35J_4/8 + 3I_5/4)/2 + b^2 X_3(3L_3 - 4L_4 + 7L_5/4 - L_6/4)\}$$

$$K_{48} = \{1 + r/b\}D + b(n^2D(I_1 - 7I_2/2 + 3I_3 - 3I_4/4) + bX_1(-I_1 + 11I_2/4 - 9I_3/4 + 9I_4/16) + b^2 X_2(3J_2/2 - 3I_3 + 15J_4/8 - 3I_5/8) + b^2 X_3(-L_3 + 3L_4/2 - 3I_5/4 + L_6/8)\}$$

$$K_{77} = 3(1+r/b)D/(2b) - 3n^2D(3I_2 - 4I_3 + I_4/4) + 9X_1(I_2 - I_3 + I_4/4)/16 + 3X_2(-3I_3 + 5J_4/2 - J_5/2)/4 + bX_3(9L_4 - 6L_5 + L_6)/16$$

$$K_{78} = \{2/b + 3r/(2b)\}D + n^2D(3I_2 - 5I_3 + 3I_4/2)/2 + 3X_1(-I_2 + 5I_3/2 - 3I_4/8) / 2 + bX_2(6J_3 - 25J_4/4 + 3I_5/2)/4 + b^2 X_3(-3I_4 + 5I_5/2 - L_6/2)/8$$

$$K_{88} = (3 + 2r/b)D + \{1 + b^2 D(2I_3 - I_2 - 3I_4/4)\}D_1 + bX_1(I_2 - 3I_3/2 + 9I_4/16) + b^2 X_2(-J_3 + 5J_4/4 - 3J_5/8) + b^2 X_3(L_4 - L_5 + L_6/4)/4$$

以下で、 $B_1 = VB$, $B_2 = (-1)V$, $B_3 = VD$, $D_1 = (-1)V$, $D_2 = (-1-V)$ である。

$$X_1 = D + 4n^2 D_2, \quad X_2 = n^2(D + 4D_2), \quad X_3 = n^2(n^2D + 4D_2)$$

$I_0 \sim I_4$, $J_0 \sim J_5$, $L_0 \sim L_6$ は次の積分より得られる。

$$I_S = \int_0^2 \frac{R^3}{bR + r} dR, \quad S=0 \sim 4, \quad J_S = \int_0^2 \frac{RS}{(bR + r)^2} dR, \quad S=0 \sim 5$$

$$L_S = \int_0^2 \frac{RS}{b(R+r)^3} dR, \quad S=0 \sim 6$$

底板要素の温度分布は側板要素と同じく、板厚、半径方向に直線変化をし、円筒方向には Fourier 級数で展開できるとする。

$$T = T(r, \theta, z) = \{A_1 + B_1 z\}(Rb + r) + C_1 + D_1 z \int \cos \theta$$

以下で、 $A_1 \sim D_1$ は底板要素の面端 i, j ----- (17)

点での温度分布より定まる定数である。また斜線円周方向温度分布は側板要素と同様の実数を仮定する。

3. 解析例

以下の解析例においては、材料定数として $E = 2.1 \times 10^5 \text{ kg/mm}^2$

$\alpha = 10^{-5}$, $V = 1/6$ で、側板の高さ $\lambda = 15.3 \text{ m}$, 半径 $a = 8 \text{ m}$

側板の厚さ $h_1 = 25 \text{ cm}$, 底板の厚さ $h_2 = 25 \text{ cm}$ とする。分割数は側板 120 分割、底板については 80 分割である。

図-4から図-7は下端固定の円筒形ターピンの結果で、温度分布は図-2において内壁表面が 0°C 、外壁表面では $T_{\text{const}}=0^{\circ}\text{C}$ 、 $T_0=15^{\circ}\text{C}$ である。図-4には上端および、 $\vartheta=0.5$ における半径方向変位 w を、図-5には固定端における長さ方向曲げモーメント M_x を図-6、7にはそのせん断面の曲げモーメント M_s 、変位 w を図示したものである。

弾性基礎上の円筒形ターピンの解析例として、地盤反力係数 $E_{sv}=2\text{kg/cm}^3$ としたときの結果の一部を図-8、図-9に示す。温度分布は前記のとく同じものである。図-8は側板上端の変位 w を図-9は曲げモーメント M_x である。図-10に種々の E_{sv} による、底板、側板変位を示す。地盤が剛くなるにつれ、側板の変位が小さくなる。

4. まとめ 弾性基礎上のターピンの温度応力解析

FSM を適用し、特に複雑な温度分布のさいには非常に有効な解析方法であることを 2,3 の数値計算例で示した。
参考文献 1) 村山仁也: 弾性基礎上の円筒形ターピンの温度応力について、直立筒構造物論文集(5年2) cheung Y.K.: Finite Strip Method in Structural Analysis Pergamon press, 1976

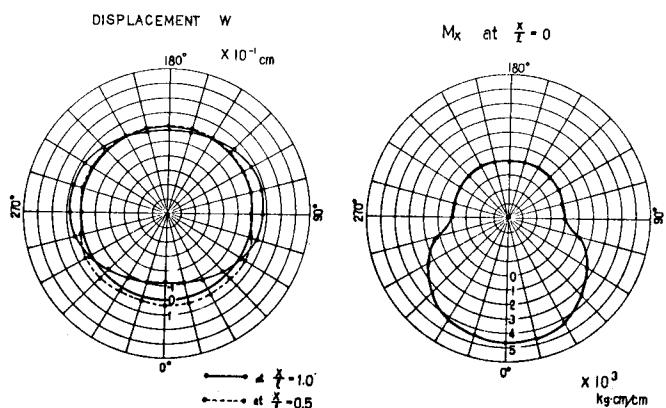


図-4 変位 w

図-5 曲げモーメント M_x

