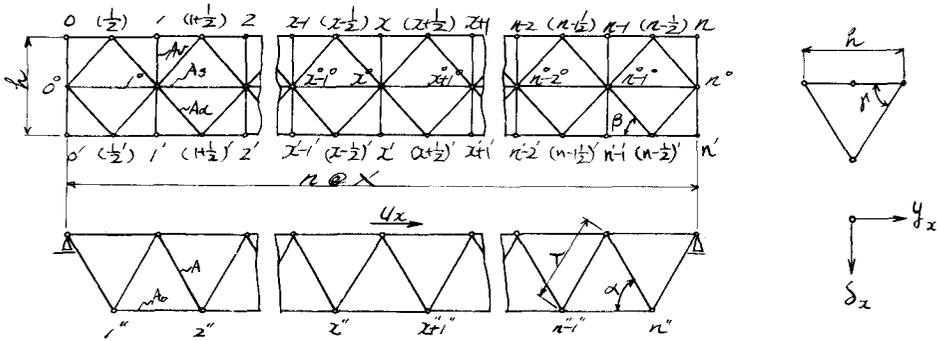


室蘭工業大学 正員 能野純雄
 函館ドックK.K.正員 瀬谷拓治
 全上 正員 小針憲司

断面として逆三角形を有する図のような三弦トラスを橋梁とした場合の振動性状を考察したものである。上面構は真中に一本の縦材を有しているのが、この点をも考慮し、三弦材については n 個、上面補助縦材について n 個、自由度をとり、それらに対応する力のつりあいを作ると、マトリックスの大きさは $11 \times 11 \times n^2$ となる。これを δ とすれば $88n$ のマトリックスになるので、中型のコンピュータでは効果的に解、ことができない。しかしフーリエ変換を用いてこれを 11 元のマトリックスに変換できる。



1) フーリエ変換公式

a) 変換公式

Symbolic Notation

$$S_i[f(x)] = \sum_{x=1}^n f(x) \sin \frac{i\pi}{n} x, \quad C_i[f(x)] = \sum_{x=1}^{n-1} f(x) \cos \frac{i\pi}{n} x, \quad \bar{C}_i[f(x)] = \sum_{x=1}^n f(x) \cos \frac{i\pi}{n} (x - \frac{1}{2})$$

$$\bar{S}_i[f(x)] = \sum_{x=1}^n f(x) \sin \frac{i\pi}{n} (x - \frac{1}{2})$$

を導入すると

$$f(x) = \frac{2}{n} \sum_{i=1}^{n-1} S_i[f(x)] \sin \frac{i\pi}{n} x \quad (0 < x < n) \quad (1) \quad f(x) = \sum_{i=0}^n R_i \cos \frac{i\pi}{n} x \quad (0 \leq x \leq n) \quad (2)$$

ただし

$$R_0 = \frac{1}{n} \{ C_0[f(x)] + \frac{1}{2} f(n) + \frac{1}{2} f(0) \}, \quad R_i = \frac{2}{n} \{ C_i[f(x)] + \frac{1}{2} f(n-i) + \frac{1}{2} f(0) \} \quad (2')$$

$$R_n = \frac{1}{n} \{ C_n[f(x)] + \frac{1}{2} f(n) + \frac{1}{2} f(0) \} \quad x, i = 0, 1, 2, \dots, n,$$

$$f(x) = \frac{2}{n} \sum_{i=1}^{n-1} \bar{C}_i[f(x)] \cos \frac{i\pi}{n} (x - \frac{1}{2}) + \frac{R_0}{n} \quad \text{ただし } R_0 = \sum_{x=1}^n f(x) \quad (3)$$

$$f(x) = \frac{2}{n} \sum_{i=1}^{n-1} \bar{S}_i[f(x)] \sin \frac{i\pi}{n} (x - \frac{1}{2}) \quad (4)$$

b) 二次差分、変一次差分のフーリエ変換

ここに変一次差分というのは、 $f(x+1) - f(x-1)$ を一次差分 $\Delta f(x) = f(x) - f(x-1)$ と区別して仮に名付けたもの。

$$S_i[\Delta f(x-1)] = -\sin \frac{i\pi}{n} (i-1) f(n) - f(0) - D_i \cdot S_i[f(x)] \quad (5)$$

$$C_i[\Delta^2 f(x-1)] = \Delta f(n-1) - \Delta f(0) - D_i \cdot \{ \frac{1}{2} f(n) + \frac{1}{2} f(0) + C_i[f(x)] \} \quad (6)$$

$$\int_0^L [A f(x-1)] = -2 \sin \frac{kL}{2} \left\{ \frac{1}{2} f(x)(-1)^i + \frac{1}{2} f(0) + C_i [f(x)] \right\} \quad (7)$$

$$C_i [A f(x-1)] = - \left\{ \Delta f(x-1)(-1)^i + f(0) \right\} + (1 + \cos \frac{kL}{2}) \{ f(x)(-1)^i - f(0) \} + 2 \sin \frac{kL}{2} \cdot \int_0^L [f(x)] \quad (8)$$

ただし

$$\Delta f(x) = f(x+1) - f(x) \quad , \quad \Delta f(x-1) = f(x+1) - f(x-1) \quad , \quad D_i = 2(1 - \cos \frac{kL}{2})$$

2) 特性方程式

橋梁に関する基本差分方程式に対しフーリエ変換公式を用い、重力加速度 g 、角速度 ω 、橋梁重量 m とし、正弦振動を仮定し $f(x) = \bar{f}(x) \sin \omega t$ とすると次のような固有振動を仮定する特性方程式が得られる。

$$-\theta_1 \mu \bar{\delta}_i - \theta_1 \nu_1 \bar{y}_i - \theta_2 \sin \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_1 \mu \cos \frac{kL}{2n} \bar{\delta}_i + \theta_1 \nu_1 \cos \frac{kL}{2n} \bar{y}_i - \omega^2 \frac{m}{g} \bar{\delta}_i = 0 \quad (9)$$

$$-\theta_1 \mu \bar{\delta}_i + \theta_1 \nu_1 \bar{y}_i - \theta_2 \sin \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_1 \mu \cos \frac{kL}{2n} \bar{\delta}_i - \theta_1 \nu_1 \cos \frac{kL}{2n} \bar{y}_i - \omega^2 \frac{m}{g} \bar{\delta}_i = 0 \quad (10)$$

$$-\theta_3 \mu \bar{\delta}_i - (\theta_3 \nu_1 + \theta_4) \bar{y}_i + \theta_4 \bar{y}_i - \theta_5 \sin \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_3 \mu \cos \frac{kL}{2n} \bar{\delta}_i + \theta_3 \nu_1 \cos \frac{kL}{2n} \bar{y}_i - \omega^2 \frac{m}{g} \bar{y}_i = 0 \quad (11)$$

$$-\theta_4 \bar{y}_i + (\theta_6 D_i + 2\theta_8) \bar{y}_i - \theta_4 \bar{y}_i - \theta_7 \sin \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_7 \sin \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \omega^2 \frac{m}{g} \bar{y}_i = 0 \quad (12)$$

$$-\theta_3 \mu \bar{\delta}_i - \theta_4 \bar{y}_i + (\theta_3 \nu_1 + \theta_4) \bar{y}_i - \theta_5 \sin \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_3 \mu \cos \frac{kL}{2n} \bar{\delta}_i - \theta_3 \nu_1 \cos \frac{kL}{2n} \bar{y}_i + \omega^2 \frac{m}{g} \bar{y}_i = 0 \quad (13)$$

$$\theta_7 \sin \frac{kL}{2n} \bar{y}_i - (k_4 D_i + 4k_2 + \theta_8) \bar{u}_i + k_2 (-D_i + 4) \bar{u}_i + \theta_8 \cos \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_9 \mu \sin \frac{kL}{2n} \bar{\delta}_i + \theta_9 \nu_1 \sin \frac{kL}{2n} \bar{y}_i = 0 \quad (14)$$

$$k_2 (-D_i + 4) \bar{u}_i - (k_3 D_i + 8k_2) \bar{u}_i + k_2 (-D_i + 4) \bar{u}_i = 0 \quad (15)$$

$$-\theta_7 \sin \frac{kL}{2n} \bar{y}_i - (k_4 D_i + 4k_2 + \theta_8) \bar{u}_i + k_2 (-D_i + 4) \bar{u}_i + \theta_8 \cos \frac{kL}{2n} \bar{u}_i + \theta_9 \mu \sin \frac{kL}{2n} \bar{\delta}_i - \theta_9 \nu_1 \sin \frac{kL}{2n} \bar{y}_i = 0 \quad (16)$$

$$-\theta_9 \mu \sin \frac{kL}{2n} (\bar{\delta}_i + \bar{\delta}_i) - \theta_9 \nu_1 \sin \frac{kL}{2n} (\bar{y}_i - \bar{y}_i) + \theta_8 \cos \frac{kL}{2n} (\bar{u}_i + \bar{u}_i) - (\theta_6 D_i + 2\theta_8) \bar{u}_i = 0 \quad (17)$$

$$-\theta_1 \mu \cos \frac{kL}{2n} (\bar{\delta}_i + \bar{\delta}_i) - \theta_1 \nu_1 \cos \frac{kL}{2n} (\bar{y}_i - \bar{y}_i) - \theta_2 \sin \frac{kL}{2n} (\bar{u}_i + \bar{u}_i) + 2\theta_1 \mu \bar{\delta}_i + \omega^2 \frac{m}{g} \bar{\delta}_i = 0 \quad (18)$$

$$\theta_3 \mu \cos \frac{kL}{2n} (\bar{\delta}_i - \bar{\delta}_i) + \theta_3 \nu_1 \cos \frac{kL}{2n} (\bar{y}_i + \bar{y}_i) + \theta_5 \sin \frac{kL}{2n} (\bar{u}_i - \bar{u}_i) - 2\theta_3 \nu_1 \bar{y}_i - \omega^2 \frac{m}{g} \bar{y}_i = 0 \quad (19)$$

ただし

$$k_1 = 2A_n \lambda' + 2A_n / h' \cdot \sin \rho \cdot \cos^2 \beta, \quad k_2 = (2EA_n A_n / k \cdot h' X) \cdot \sin \rho \cdot \cos^2 \beta, \quad k_3 = EA_s / \lambda - 2k_2$$

$$k_4 = 2EA_n / k \cdot \lambda^2, \quad \bar{\delta}_i = \int_0^L [\delta x], \quad \bar{y}_i = \int_0^L [y x], \quad \bar{\delta}_i = \bar{S}_i [L \delta x], \quad \bar{y}_i = S_i [L y x]$$

$$\bar{y}_i = S_i [L y x], \quad \bar{y}_i = \bar{S}_i [L y x], \quad \bar{u}_i = \frac{1}{2} U_n (-v)^2 + \frac{1}{2} U_0 + C_i [U x]$$

$$\bar{u}_i = \frac{1}{2} U_n (-v)^2 + \frac{1}{2} U_0 + C_i [U x], \quad \bar{u}_i = \frac{1}{2} U_n (-v)^2 + \frac{1}{2} U_0 + C_i [U x], \quad \bar{u}_i = \bar{C}_i [U x]$$

$$\nu = \tan \beta, \quad \nu' = \tan \alpha, \quad \xi = \lambda / EA \cdot \cos^2 \alpha, \quad S_i = A_n \lambda / h' \cdot A \cdot \cos^2 \alpha, \quad \bar{C}_i = A_0 \lambda / X \cdot A \cdot \cos^2 \alpha$$

$$\theta_1 = (2EA / \lambda) \cdot \sin^2 \alpha \cdot \sin \rho, \quad \theta_2 = (2EA / \lambda) \cdot \sin \alpha \cdot \cos \alpha \cdot \sin \rho, \quad \theta_3 = (2EA / \lambda) \cdot \sin^2 \alpha \cdot \cos \rho$$

$$\theta_4 = 2EA / h, \quad \theta_5 = (2EA / \lambda) \cdot \sin \alpha \cdot \cos \alpha \cdot \cos \rho, \quad \theta_6 = 2k_2 \cdot \tan^2 \beta, \quad \theta_7 = 2k_2 \cdot \tan \beta$$

$$\theta_8 = (2EA / \lambda) \cdot \cos^2 \alpha, \quad \theta_9 = (2EA / \lambda) \cdot \sin \alpha \cdot \cos \alpha, \quad \theta_{10} = EA_0 / X, \quad u = \sin \rho, \quad \nu_1 = \cos \rho$$

$A_n, A_n, A_n, A_0, A_0, A_0$ は各弦材断面積, $\alpha, \beta, \rho, h, \lambda, X$ は図示 (下通り) である。

1) 計算例

$$\alpha = 1.08002 \text{ rad} \quad \beta = 0.61843 \text{ rad} \quad \rho = 1.8076 \text{ rad} \quad A_n = 23.98 \text{ cm}^2 \quad A_n = 168.8 \text{ cm}^2 \quad A_n = 152.5 \text{ cm}^2$$

$$A_0 = 101.3 \text{ cm}^2 \quad A_0 = 370.3 \text{ cm}^2 \quad A = 87.1 \text{ cm}^2 \quad \lambda = 11.0332 \text{ m} \quad X = 10.4 \text{ m} \quad h = 7.4 \text{ m} \quad u = 7$$

Case	ωC^{tan}	ωC^{tan}	ωC^{tan}	振動周期 $T_{\text{max}}^{\text{acc}}$	荷重	床版合成効果
1	6.415	3.018	7.436	0.34 (曲げ)	自重のみ	
2	62.835	"	"	0.81 (振り)	全死荷重	無視
3	"	"	"	0.56 (曲げ)	"	考慮

有効巾 9.0 m