

원자력 압력용기의 설계기준과

응력 해석방법

<中>

김 천 옥

(연세대학교 이공대 교수)

3. 응력 해석 방법

내압을 받는 원자로용기의 응력해석을 그림 3과 같이 역학적(力學的) 특성이 알려진 쉘 요소로 분할하여 미지의 불정정력 M^i , H^i 를 가정하고 이들에 의한 단부의 변위와 회전각을 구한다. 그리고 내압에 의한 변위와 회전각을 구한다. 지금 i 번 쉘 요소의 반경방향 변위를 S , 회전각을 β 로 표시하면

$$\delta_1^i = M\delta_{11}^i M_1 + H\delta_{11}^i H_1 + M\delta_{12}^i M_2 + H\delta_{12}^i H_2 + p\Delta^i p$$

$$\beta_1^i = M\theta_{11}^i M_1 + H\theta_{11}^i H_1 + M\theta_{12}^i M_2 + H\theta_{12}^i H_2 + p\theta^i p$$

$$\delta_2^i = M\delta_{21}^i M_1 + H\delta_{21}^i H_1 + M\delta_{22}^i M_2 + H\delta_{22}^i H_2 + p\Delta^i p$$

$$\beta_2^i = M\theta_{21}^i M_1 + H\theta_{21}^i H_1 + M\theta_{22}^i M_2 + H\theta_{22}^i H_2 + p\theta^i p$$

로 된다. 이들의 접속부에서의 연속조건

$$\begin{aligned} \delta_2^i &= \delta_1^{i+1} \\ \beta_2^i &= \beta_1^{i+1} \end{aligned} \dots\dots\dots (3)$$

을 대입하면 각 단부에 2개의 적합방정식이 생기게 된다. 따라서 n 개의 쉘요소로 구성된 용기에는 $(n-1)$ 개의 접속부가 있으므로 $2(n-1)$ 개의 방정식과 미지수를 갖는 연립방정식(連立方程式)을 얻는다. 이들은 다음 행렬의 모양으로 표시되다테

$$(amn) \times (Xn) = (Cn) \dots\dots\dots (4)$$

계수 amn 은 영향계수에 관한 n 차 정방행렬이고 벡터 Xn 은 부정정력으로 $H^1, M^1, H^2, \dots, M^2$, 그리고 Cn 은 정수벡터로서 내압 p 의 함수이

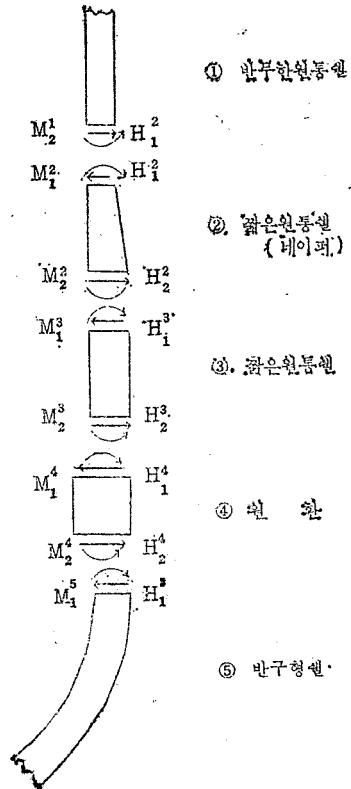


그림 3. 원자로압력용기의 쉘요소

다. 외식의 근이 부정정력으로 산출되므로 원자로용기와 복잡한 구조의 용기는 상당히 큰 연립방정식을 풀어야 한다. 한편 계수 amn 도 셀 요소의 역학적 특성에 따라 매우 복잡한 공식으로부터 산정되는 것이므로 원자로용기의 응력해석에는 전자계산기가 주로 이용된다.

전자계산기용 컴퓨터 프로그램의 구성에는 셀 요소의 역학적(力學的) 특성이 고려되어야 하므로 이들 특성을 먼저 분석한다.

3-1. 셀 요소의 역학적 특성

3-1.1. 원 통 셸

관통부가 없는 용기의 하중은 축대칭(軸對稱)으로 생각할 수 있으므로 축대칭 하중을 받는 원통셸의 기본방정식은 널리 알려진 Timoshenko의 교과서⁽³⁾로부터 다음 식을 얻는다.

$$\frac{d^4w}{dx^4} + 4\beta^4w = \frac{Z}{D} \dots\dots\dots (5)$$

이 미분방정식의 일반해는

$$w = e^{\beta x}(C_1 \cos \beta x + C_2 \sin \beta x) + e^{-\beta x}(C_3 \cos \beta x + C_4 \sin \beta x) + f(x) \dots\dots\dots (6)$$

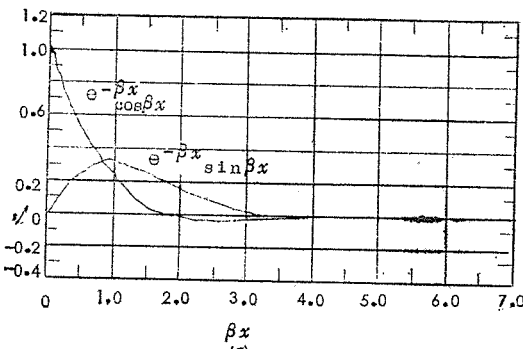
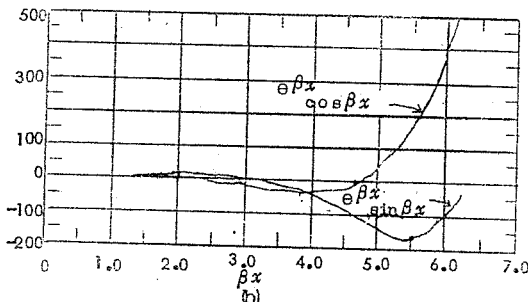


그림 4. Solution functions for circular cylindrical Shells

로 표시되며 여기서 $f(x)$ 는 식(5)의 특수해이다. 이 해(解)의 특성을 살펴 보기 위하여 동차해(同次解)들을 위의 그림 4에서 그래프로 표시한다.⁽⁴⁾

그림 4를 검토하면 음의 지수함수는 매우 급히 값이 작아지고, 한편 양의 지수함수는 βx 의 증가에 따라 급속히 커짐을 알 수 있다. 그러므로 매우 긴 원통셸을 생각할 때에는 βx 가 증가하여도 유해한 해를 얻기 위해 $C_1=C_2=0$ 이어야 하고 따라서 일반해(6)은

$$w = e^{-\beta x}(C_3 \cos \beta x + C_4 \sin \beta x) + f(x) \dots\dots\dots (7)$$

로 된다. 이 셀 요소의 이론은 미소변형이론이므로 선형이고 따라서 중첩법(重疊法)을 사용할 수 있으므로 일반적으로 내압에 의한 특수해는 따로 생각한다.

지금 그림 5와 같이 반무한 원통셸의 일단에 전단력 Q_0 와 모우멘트 M_0 가 작용할 때 변위 w 는

$$w = \frac{e^{-\beta x}}{2\beta^3 D} [\beta M_0 (\sin \beta x - \cos \beta x) - Q_0 \cos \beta x] \dots\dots\dots (8)$$

이고 단수에서의 변위 w 는

$$(w)_{x=0} = -\frac{1}{2\beta^3 D} (\beta M_0 + Q_0) \dots\dots\dots (9)$$

로 된다. 한편 단부에서의 회전각은 $(dw/dx)_{x=0}$ 이므로

$$\left(\frac{dw}{dx}\right)_{x=0} = \frac{1}{2\beta^2 D} (2\beta M_0 + Q_0) \dots\dots\dots (10)$$

를 얻는다,

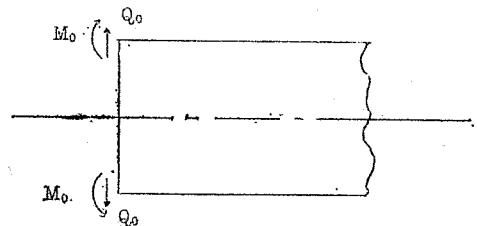


그림 5. Long cylindrical shell subjected to the Shear force and moment at its end.

그림 4(a)에서 보면 $\beta x \geq \pi$ 이면 함수의 값이 무시할 수 있도록 작아진다. 따라서 원통셸의 함수길이 L_c 를 다음과 같이 정의하고

$$Lc = \pi/\beta \dots\dots\dots(11)$$

원통셸의 길이가 $2Lc$ 이상이면 긴 원통 셸로 생각하고 일단의 하중이 타단에 영향을 미치지 않는 것으로 한다.

만일 원통셸의 길이가 $2Lc$ 보다 짧으면 일단의 하중이 타단의 영향을 미치게 되는데 이런 경우를 중간원통셸이라고 한다. 원통셸의 길이가 아주 짧으면 원환으로 생각할 수 있다. 따라서 원통셸은 그 길이에 따라 3종의 특성을 가진 요소로 정의된다. 이 연구에서는 ASME code에서 추천한 공식들을 사용하였는데 내용은 아래와 같다.

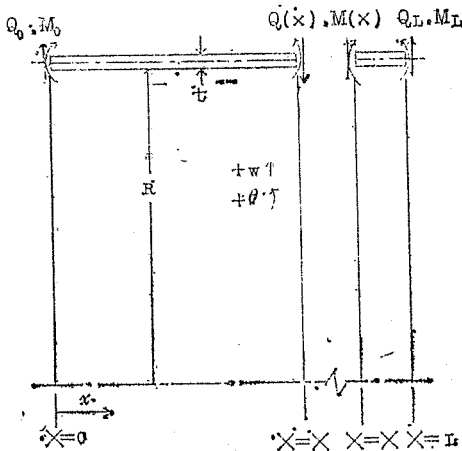


그림 6. 원통 셸요소

(a) 내압에 의한 주응력과 변위

내압에 의한 셸의 임의의 점에서의 주응력은 다음 공식으로 주어진다.

$$\sigma_1 = \sigma_t = P(1+Z^2)/(Y^2-1) \dots\dots\dots(12a)$$

$$\sigma_2 = \sigma_e = P/(Y^2-1) \dots\dots\dots(12b)$$

$$\sigma_3 = \sigma_r = P(1-Z^2)/(Y^2-1) \dots\dots\dots(12c)$$

그리고 반경방향 변위 w 는

$$w = \frac{PR^2}{E(R_0^2 - R^2)Rm} [R^2_m(1-2\nu) + R^2_0(1-\nu)] \dots\dots\dots(12d)$$

로 주어지고 회전각 $\theta=0$ 이다.

(b) 단부에 작용하는 하중에 의한 특성치

단부에 작용하는 하중 Q_0, M_0, Q_L , 및 M_L 에 의한 회전각은 다음 공식으로 주어진다.

$$w_0 = (B_{11}/2\beta^3D)Q_0 + (B_{12}/\beta^2D)M_0 \dots\dots\dots(13a)$$

$$+ (G_{11}/2\beta^3D)Q_L + (G_{12}/2\beta^2D)M_L$$

$$- Q_0 = (B_{12}/2\beta^2D)Q_0 + (B_{22}/2\beta D)M_0$$

$$+ (G_{12}/2\beta^2D)Q_L + (G_{22}/2\beta D)M_L \dots\dots\dots(13b)$$

$$w_L = (G_{11}/2\beta^3D)M_0 + (G_{12}/2\beta^2D)M_0$$

$$+ (B_{11}/2\beta^3D)Q_L + (B_{12}/2\beta^2D)M_L \dots\dots\dots(13c)$$

$$Q_L = (G_{12}/2\beta^3D)Q_0 + (G_{22}/2\beta D)M_0$$

$$+ (B_{12}/2\beta^2D)Q_L + (B_{22}/2\beta D)M_L \dots\dots\dots(13d)$$

그리고 원통셸의 임의의 점 x 에서의 반경방향 변위, 회전각, 국힘모우멘트 및 전단력은 각각 다음과 같이 주어진다.

$$w(x) = (Q_0/2B^3D)F_{11}(\beta x) + (M_0/2\beta^2D)F_{12}(\beta x)$$

$$+ (Q_0/\beta)F_{13}(\beta x) + w_0 F_{14}(\beta x) \dots\dots\dots(14a)$$

$$Q(x)/\beta = (Q_0/2\beta^2D)F_{12}(\beta x)$$

$$+ 2(M_0/2\beta^2D)F_{13}(\beta x)$$

$$+ (Q_0/\beta)F_{14}(\beta x) - 2m_0 F_{11}(\beta x)$$

$$\dots\dots\dots(14b)$$

$$M(x)2\beta^2D = (Q_0/2\beta^3D)F_{13}(\beta x)$$

$$+ (M_0/2\beta^2D)F_{14}(\beta x)$$

$$- (Q_0/\beta)F_{11}(\beta x) - 2w_0 F_{12}(\beta x)$$

$$\dots\dots\dots(14c)$$

$$Q(x)2\beta^2D = (Q_0/2\beta^3D)F_{14}(\beta x)$$

$$- 2(M_0/2\beta^2D)F_{11}(\beta x)$$

$$- (Q_0/\beta)F_{12}(\beta x) - 2w_0 F_{13}(\beta x)$$

$$\dots\dots\dots(14d)$$

만일 원통셸의 길이가 $3/\beta$ 이상인 긴 원통셸에 대해서는 식 (14) 대신 아래의 간단한 공식을 사용할 수 있다.

$$w(x) = (Q_0/2\beta^3D)f^1(\beta x + M_0/2\beta^2D)$$

$$f_2(\beta x) \dots\dots\dots(15a)$$

$$Q(x)/\beta = -(Q_0/2\beta^3D)f_3(\beta x)$$

$$- 2(M_0/2\beta^2D)f_1(\beta x) \dots\dots\dots(15b)$$

$$M(x)/2\beta^2D = (Q_0/2\beta^3D)f_4(\beta x)$$

$$+ (M_0/2\beta^2D)f_3(\beta x) \dots\dots\dots(15c)$$

$$Q(x)2\beta^2D = (Q_0/2\beta^3D)f_2(\beta x)$$

$$- 2(M_0/2\beta^2D)f_4(\beta x) \dots\dots\dots(15d)$$

또한 식 (13)에서의 계수에 대해서도 근사치를 쓸 수 있다.

즉

$$B_{11} = B_{12} = 1, \quad B_{22} = 2$$

$$G_{11} = G_{12} = G_{22} = 0 \dots\dots\dots(16)$$

그러므로 ASME code에서는 식 (11)으로 정의된 감쇠 길이 Lc 를 다음과 같이 판용하고 있다.

$$Lc = 3/\beta \dots\dots\dots(17)$$

한편 원통셸이 아주 짧을 때에는 ring theory

와 같은 결과를 갖게 되는데 쉘의 길이가 $L \leq 1/2\beta$ 일 경우에는 계수의 값을 다음과 같이 정의할 수 있다.

$$B_{11}=2/\beta_L \quad G_{11}=-1/\beta_L$$

$$B_{12}=3/(\beta_L)^2 \quad G_{12}=3(\beta_L)^2 \quad \dots\dots\dots(18)$$

$$B_{22}=6/\varepsilon(\beta_L) \quad G_{33}=-6(\beta_L)^3 \dots\dots\dots(18)$$

원통셸에 대한 모든 특성치가 결정되면 임의의 점 x 에서 균등히 분포된 단부 하중에 의한 주응력은 다음 공식들에 따라서 산정된다.

$$\sigma_1 = \sigma_t(x) = Ew(x)/(R+t/2) \pm 6vM(x)/t^2 \quad \dots\dots\dots(19a)$$

$$\sigma_2 = \sigma_e(x) = \pm 6M(x)/t^2 \quad \dots\dots\dots(19b)$$

$$\sigma_3 = \sigma_r = 0$$

3-1.2. 반구형 셸

구형셸이 단부에서 하중을 받을 때 이론해는 Hypergeometric function 으로 표시되어 -함수를 이용하여야 하므로 계산기 프로그램을 작성하기에 적당하지 않다. 따라서 근사해가 필요한데 Gecheler의 근사해법⁽⁵⁾에 의하여 일반초월함수로 표시할 수 있다. 여기서는 ASME code에 주고 있는 근사이론을 사용한다.

(a) 내압에 의한 주응력과 변위

그림 7과 같은 반구형셸에서 주응력은 다음식으로 주어진다.

$$\sigma_1 = \sigma_e = p(Z^3+2)/2(Y^3-1)$$

$$\sigma_2 = \sigma_t = p(Z^3+2)/2(Y^3-1) \quad \dots\dots\dots(20)$$

$$\sigma_3 = \sigma_r = p(1+Z^3)/(Y^3-1)$$

중위면의 반경방향변위는

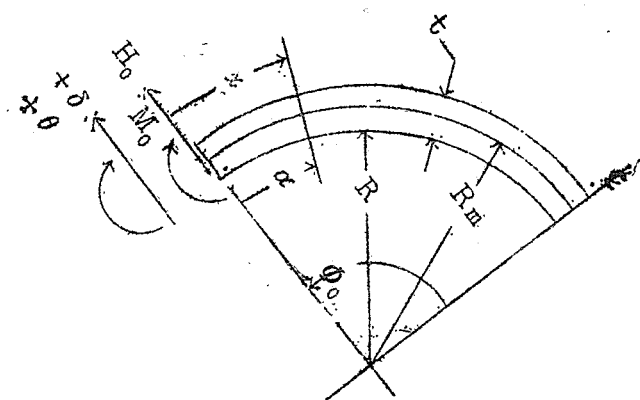


그림 7. 반구형 셸

$$w_0 = \delta_0 = \frac{\rho R^3}{2E(R^3_0 - R^3)R^2_m} [2R^2_m(1-2\nu) + R^3_0(1+\nu)] \quad \dots\dots\dots(21)$$

이고 회전각 $Q_0=0$ 이다.

(b) 단부에 작용하는 하중에 의한 특성치

단부에 작용하는 균등이 분포된 굽힘모우멘트 M_0 와 힘 H_0 에 의한 변위와 회전각은 다음 공식으로 주어진다.

$$\delta_0 = M_0 \frac{2\lambda^2}{E_t} + H_0 \frac{2R_m\lambda}{E_t} \quad \dots\dots\dots(22a)$$

$$\theta_0 = M_0 \frac{4\lambda^3}{R_m E_t} + H_0 \frac{2\lambda^2}{E_t} \quad \dots\dots\dots(22b)$$

그리고 구형셸의 임의의 점 2에서 단하부중 M_0 와 H_0 에 의한 변위 (δ), 회전각 (θ), 굽힘모우멘트 (M_e), (M_t)와 막응력 (N_e), (N_t)는 다음 공식에서 산정 된다.

$$\delta = M_0 \left\{ \frac{2\lambda^2}{E_t k_1} F(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (\cos(\lambda \alpha) - K_2 \sin(\lambda \alpha)) \right\} \quad \dots\dots\dots(23a)$$

$$+ H_0 \left\{ \frac{R_m \lambda}{E_t k_1} A_0 F(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (\cos(\lambda \alpha + \gamma_0) - K_2 \sin(\lambda \alpha + \gamma_0)) \right\}$$

$$\theta = M_0 \left\{ \frac{4\lambda^3}{R_m E_t k_1} C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} \cos(\lambda \alpha) \right\} \quad \dots\dots(23b)$$

$$+ H_0 \left\{ \frac{2\lambda^2}{E_t k_1} A_0 C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} \cos(\lambda \alpha + \gamma_0) \right\}$$

$$M_t = M_0 \left\{ \frac{1}{k_1} C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (K_1 \cos(\lambda \alpha) + \sin \lambda \alpha) \right\} \quad \dots\dots\dots(23c)$$

$$+ H_0 \left\{ \frac{R_m}{2\lambda k_1} A_0 C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (K_1 \cos(\lambda \alpha + \gamma_0) + \sin(\lambda \alpha + \gamma_0)) \right\}$$

$$M_e = M_0 \left\{ \frac{C(\alpha)}{2\nu k_1} e^{-\lambda \alpha} (B(\alpha) \cos(\lambda \alpha) + 2\nu^2 \sin(\lambda \alpha)) \right\}$$

$$+ H_0 \left\{ \frac{R_m}{4\nu \lambda k_1} A_0 C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (B(\alpha) \cos(\lambda \alpha + \gamma_0) + 2\nu^2 \sin(\lambda \alpha + \gamma_0)) \right\}$$

$$N_0 = M_0 \left\{ \frac{2\lambda}{R_m k_1} C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} \sin(\lambda \alpha) \tan \alpha \right\} \quad \dots\dots\dots(23c)$$

$$= H_0 \left\{ \frac{1}{k_1} A_0 \tan \alpha C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} \sin(\lambda \alpha + \lambda_0) \right\}$$

$$N_t = M_0 \left\{ \frac{2\lambda^2}{R_m k_1} C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (\cos(\lambda \alpha) - \left(\frac{k_1 + k_2}{2}\right) \sin(\lambda \alpha)) \right\}$$

$$- \left(\frac{k_1 + k_2}{2}\right) \sin(\lambda \alpha) \left. \right\}$$

$$+ H_0 \left\{ \frac{2}{k_1} A_0 C(\alpha) e^{-\lambda \alpha} (\cos(\lambda \alpha + \gamma_0) - \left(\frac{k_1 + k_2}{2}\right) \sin(\lambda \alpha + \gamma_0)) \right\}$$

$$- \left(\frac{k_1 + k_2}{2}\right) \sin(\lambda \alpha + \gamma_0) \quad \langle \text{다음호의 계속} \rangle$$