

# PWR에서 Core Support Barrel의 진동 Vibrations of the Core Support Barrel in PWR

\* 이 병호\*      김 유만\*\*  
Byung-Ho Lee    Yu-Man Kim

## 1. 서론

현재 PWR의 동력로의 값은 대당 10 억불이나 되는데, 원래 20년 수명을 예측하고 설계된 것이나, 이를 두 배로 늘려서 40년의 수명을 가질 수 있겠는가 하는 문제가 크게 대두되었다. 본 연구는 가장 중요한 구조물인 로심부 지지통의 수명판정조건을 제시하기 위하여 계산한 일부이다. 수명판정을 하기 위해서는 Barrel의 강제진동 응답으로부터 Fluctuating Stress를 구해야만 한다. 본 연구에서는 Modal Analysis를 이용하여 변위물 모드함수의 급수전개의 형태로 표시하고 가진주파수가 Barrel의 고유진동수와 일치하는 모드만을 내어 이 Fluctuation Stress를 구하였다.

## 2. 이론

### 2.1 고유진동수

[그림 2]의 모델에서 운동방정식은

$$D\left(\frac{n^2}{a^2} - \frac{d^2}{dx^2}\right)^4 U_{3n}(x) + \frac{Eh}{a^2} \frac{d^4 U_{3n}(x)}{dx^4} - \rho h \omega^2 \left[ \frac{n^2}{a^2} - \frac{d^2}{dx^2} \right] U_{3n}(x) = 0 \quad (1)$$

이다. 이를 간소화하여 해를 구하고, 경계조건을 적용하면 고유치 의 값을 얻을 수 있다. :

$$\eta_1 = 4.730, \eta_2 = 7.853, \eta_3 = 10.996, \eta_4 = 14.137, \\ \eta_5 = 14.137, \eta_6 = 20.420, \eta_7 = 23.562.$$

[ $\cos\eta \cosh\eta - 1 = 0$ 의 根].

$$\eta = \frac{nL}{a} \sqrt{\frac{a^2}{Eh} \left[ \rho h \omega^2 - D \left( \frac{n}{a} \right)^4 \right]} \quad (2)$$

\* 한국과학기술원 핵공학과  
\*\* 한국과학기술원 기계공학과

이로부터 Natural Frequency를 구하면,

$$\omega_{mn} = \sqrt{\frac{1}{\rho h} \left( \frac{Eha^2}{L^4 n^4} \eta_m^4 + D \left( \frac{n}{a} \right)^4 \right)} \quad (3)$$

을 얻는다(표1). 그러나 이는 공기중에서의 고유진동수이므로 우리가 필요한 2300psi, 564°F에서의 가압고온의 고유진동수는 부가질량(Added Mass)을 고려하여 구해야 한다.

$$\mu_{mn} = -\frac{\rho}{K_m} \frac{I_n(K_m a) + BK_n(K_m a)}{I_n(K_m a) + BK_n(K_m a)}; \quad (4) \\ B = -\frac{I_n(K_m b)}{K_n(K_m b)}, \quad \kappa^2 = \left( \frac{\eta_m}{L} \right)^2 - \left( \frac{\omega}{c} \right)^2$$

여기서  $\rho$ 는 물의 밀도이고  $I_n, K_n$ 은 각각 제  $n$ 차 수정된 3종 및 4종 Bessel 함수이다. 따라서 식(3)은 다음 식으로 수정된다. 표2에 이 값을 나타내었다.

$$\omega_{mn}^* = \sqrt{\frac{1}{\rho M h} \left( \frac{Eha^2}{L^4 n^4} \eta_m^4 + D \left( \frac{n}{a} \right)^4 \right) \frac{1}{\sqrt{1 + \mu_{mn}/\rho M h}}}$$

### 2.2 Fluctuating Stresses

어떤 Disturbance가 Shell의 여러 고유모드를 가진시킨다. 이를 Modal Analysis로 본다. 일반해는

$$u_i(\alpha_1, \alpha_2, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \eta_m(t) U_{im}(\alpha_1, \alpha_2) \quad (5)$$

로 표시된다. 여기서  $\eta_m(t)$  = modal participation factor,  $U_m$  = modal function이다.

그리고 이 에 관한 방정식을 요약하면

$$\ddot{\eta}_m + \frac{\lambda}{\rho h} \dot{\eta}_m + \omega_m^2 \eta_m = F_m \quad (6)$$

여기서

$$F_m = \frac{1}{\rho h N_m} \iint_{\alpha_1, \alpha_2} (q_1 U_{1m} + q_2 U_{2m} + q_3 U_{3m}) A_1 A_2 d\alpha_1 d\alpha_2 \quad (7)$$

$$N_m = \iint_{\alpha_1, \alpha_2} (U_{1m}^2 + U_{2m}^2 + U_{3m}^2) A_1 A_2 d\alpha_1 d\alpha_2 \quad (8)$$

이고, 또한  $U_m$ 의 직교성을 이용하여  $\eta_m(0)$  와  $\dot{\eta}_m(0)$  를 구하면

$$\eta_m(0) = \frac{1}{N_m} \iint_{\alpha_1 \alpha_2} [u_1(\alpha_1, \alpha_2, 0)U_{1m} + u_2(\alpha_1, \alpha_2, 0)U_{2m} + u_3(\alpha_1, \alpha_2, 0)U_{3m}] A_1 A_2 d\alpha_1 d\alpha_2 \quad (9)$$

$$\dot{\eta}_m(0) = \frac{1}{N_m} \iint_{\alpha_1 \alpha_2} [\dot{u}_1(\alpha_1, \alpha_2, 0)U_{1m} + \dot{u}_2(\alpha_1, \alpha_2, 0)U_{2m} + \dot{u}_3(\alpha_1, \alpha_2, 0)U_{3m}] A_1 A_2 d\alpha_1 d\alpha_2 \quad (10)$$

을 얻는다. 따라서

$$\eta_m(t) = \frac{P_3 U_{3mn}(x^*, \theta^*)}{\rho h N_m} \frac{1}{\omega_{mn}^2 \sqrt{[1 - (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2]^2 + 4\zeta_{mn}^2 (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2}} \sin(\omega t - \phi_{mn}) \quad (11)$$

이다. 여기서 주의할 것은 시간이 지남에 따라 감쇠하는 항은 제외했다는 것이다.

그리고

$$U_{3mn}(x^*, \theta^*) = H_{3m}(x^*) \cos(\theta^* - \phi) \quad (12)$$

이고  $(x^*, \theta^*)$ 은 Inlet의 좌표이다. 또,

$$H_{3m}(x) = H_m(\sinh \eta_m \frac{x}{L} - \cos \eta_m \frac{x}{L}) - J_m(\sinh \eta_m \frac{x}{L} - \sin \eta_m \frac{x}{L}); \quad (13)$$

$$H_m = \sinh \eta_m - \sin \eta_m. \quad (14)$$

$$J_m = \cosh \eta_m - \cos \eta_m. \quad (15)$$

이다.

식(12)의 Mode 함수는 식(1)을 간소화한 식의 해로부터 얻을 수 있다. 그런데 Transverse 성분은 일반적으로

$$U_{3m}(x, \theta) = H_{3m}(x) \cos n(\theta - \phi)$$

로 쓸 수 있다. 여기서  $\phi$ 는 임의의 각도이다.  $\theta$  방향의 어떤 공간을 표시하려면, 두 개의 직교성분이 필요하다. 이것의 한 Set은  $\phi = 0$ , 또 한 Set은  $\phi = \pi/2n$ 으로 놓으면 얻어진다. 즉,  $\cos n(\theta - 0) = \cos n\theta$ ,  $\cos(n\theta - \pi/2) = \sin n\theta$ . 따라서

$$U_{3m1}(x, \theta) = H_{3m}(x) \cos n\theta \quad (16)$$

$$U_{3m2}(x, \theta) = H_{3m}(x) \sin n\theta \quad (17)$$

이다. 그러므로  $(x^*, \theta^*)$ 에 작용하는 Point Load의 제 1 Set는

$$F_{mn1}^* = F_{mn1}^* s(t) \quad (18)$$

$$F_{mn1}^* = C_m(x^*) \sin n\theta^*$$

$$C_m(x^*) = \frac{1}{\rho h N_m} P_3 U_{3m}(x^*)$$

$$N_m = \pi \int_x H_{3m}^2(x) A_1 A_2 dx$$

이고, 제 2 Set는

$$F_{mn2}^* = F_{mn2}^* s(t) \quad (19)$$

$$F_{mn2}^* = C_m(x^*) \cos n\theta^*$$

이다. 따라서 Modal Participation Factor 는

$$\eta_{mn1} = T_{mn}(x^*, t) \sin n\theta^* \quad (20)$$

$$\eta_{mn2} = T_{mn}(x^*, t) \cos n\theta^* \quad (21)$$

으로 표현되고 여기서

$$T_{mn}(x^*, t) = \frac{C_m(x^*) \sin(\omega t - \phi_{mn})}{\omega_{mn}^2 \sqrt{[1 - (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2]^2 + 4\zeta_{mn}^2 (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2}} \quad (22)$$

$$\phi_{mn} = \tan^{-1} \frac{2\zeta_{mn} (\frac{\omega}{\omega_{mn}})}{1 - (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2} \quad (23)$$

이다. 그러므로 변위는 Superposition에 의하여

$$u_3(x, \theta, t) =$$

$$\sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} T_{mn}(x^*, t) U_{3m}(x) [\sin n\theta^* \sin n\theta + \cos n\theta^* \cos n\theta] \\ = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} T_{mn}(x^*, t) U_{3m}(x) \cos n(\theta - \theta^*) \quad (24)$$

$$= \frac{4P_3}{\rho M h} \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{H_m \left( \operatorname{ch} \eta_m \frac{x^*}{L} - \cos \eta_m \frac{x^*}{L} \right) - J_m \left( \operatorname{sh} \eta_m \frac{x^*}{L} - \sin \eta_m \frac{x^*}{L} \right)}{N_m \omega_{mn}^2 \sqrt{[1 - (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2]^2 + 4\zeta_{mn}^2 (\frac{\omega}{\omega_{mn}})^2}} \quad (25)$$

$$\times \left\{ H_m \left( \operatorname{ch} \eta_m \frac{x}{L} - \cos \eta_m \frac{x}{L} \right) - J_m \left( \operatorname{sh} \eta_m \frac{x}{L} - \sin \eta_m \frac{x}{L} \right) \right\} \cos n(\theta - \theta^*) \sin(\omega t - \phi_{mn})$$

이다. 식(25)에서는 그림 3과 같이 4 개의 펄프 Inlet인 경우, 가장 나쁜 때를 고려한 것이다.

다른 변위  $u_1$  과  $u_2$  는  $u_3$ 로부터 구해진다. 즉,

$$u_1 = -a \int \frac{\partial u_2}{\partial x} d\theta + C_1 \quad (26)$$

$$u_2 = -\int u_3 d\theta + C_2 \quad (27)$$

여기서  $C_1, C_2$  는 경계조건에서 0 이 된다.

그리고 Fluctuating Stress는

$$\sigma_{\theta\theta} = \frac{E}{1-\nu^2} (\epsilon_2 + \nu \epsilon_1) \\ = \frac{E}{1-\nu^2} \left( \frac{2}{a} \frac{\partial u_2}{\partial \theta} + \frac{u_3}{a} - \frac{1}{a} \frac{\partial^2 u_3}{\partial \theta^2} + \nu \left( \frac{\partial u_1}{\partial x} - a \frac{\partial^2 u_3}{\partial x^2} \right) \right) \quad (28)$$

에서 구할 수 있다. 그런데  $m, n$ 에 대한 무한급수의 모든 항이 필요한 것이 아니라 공진을 일으키는 항만이 두드러지게 크므로 그들 항만 취하면 된다. 우리의 경우에는 표2 에 보인 바와 같이 (1,2) 모드가 공진을 일으키므로

$$\sigma_{\theta\theta}|_{x^*,\theta^*} = \frac{E}{1-\nu^2} \left[ \frac{3}{8} K_{12} \left\{ H_1 \left( \operatorname{ch}\eta_1 \frac{x^*}{L} - \cos\eta_1 \frac{x^*}{L} \right) - J_1 \left( \operatorname{sh}\eta_1 \frac{x^*}{L} - \sin\eta_1 \frac{x^*}{L} \right) \right\} + \frac{\nu a}{L^2} K_{12} \eta_1 \left\{ H_1 \left( \operatorname{sh}\eta_1 \frac{x^*}{L} + \sin\eta_1 \frac{x^*}{L} \right) - J_1 \left( \operatorname{ch}\eta_1 \frac{x^*}{L} - \cos\eta_1 \frac{x^*}{L} \right) \right\} \right] \frac{1}{4} - \frac{\nu a}{L^2} K_{12} \eta_1^2 \left\{ H_1 \left( \operatorname{sh}\eta_1 \frac{x^*}{L} + \sin\eta_1 \frac{x^*}{L} \right) - J_1 \left( \operatorname{ch}\eta_1 \frac{x^*}{L} + \cos\eta_1 \frac{x^*}{L} \right) \right\} \sin(\omega t - \phi_{12}) \quad (29)$$

로 쓸 수 있고 여기서

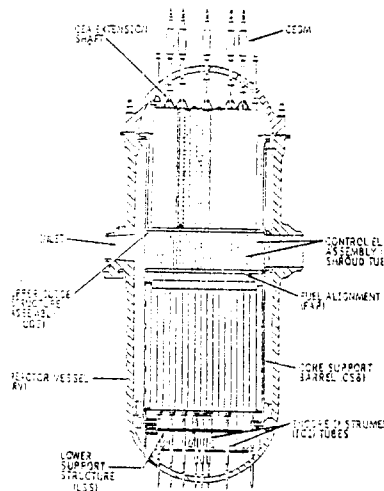
$$K_{12} = \frac{4P_3}{\rho M h} \times \frac{H_m \left( \operatorname{ch}\eta_m \frac{x^*}{L} - \cos\eta_m \frac{x^*}{L} \right) - J_m \left( \operatorname{sh}\eta_m \frac{x^*}{L} - \sin\eta_m \frac{x^*}{L} \right)}{N_{1m} E_{1m} \omega_{1m}^2 \sqrt{\left[ 1 - \left( \frac{\omega}{\omega_{1m}} \right)^2 \right]^2 + 4\zeta_{1m}^2 \left( \frac{\omega}{\omega_{1m}} \right)^2}} \quad (m=1, n=2) \quad (30)$$

이다. 그리고 Pressure Fluctuation Amplitude,  $P_3$  는 [Ref. 2]에서 얻은 표3 을 참조하면 0.52 psi 에서 Inlet의 단면적  $\pi(30/2)^2$ 을 곱하여

$$P_3 = 367.567 \sin \omega t \quad (\text{lb}_f) \\ (\omega = 2\pi \times 40 \text{ rad/sec})$$

이다. 따라서 Fluctuating Stress는 다음의 값으로부터

$$x^* = 144.75 \text{ in}, \quad L = 383 \text{ in}$$



[Fig. 1] Core Support Barrel

$$E = 25.1 \times 10^6 \text{ psi} \\ H_1 = 0.57643 \times 10^2 \\ J_1 = 0.56634 \times 10^2 \\ \cosh\eta_1(x^*/L) \cdot \cos\eta_1(x^*/L) = 3.2865 \\ \cosh\eta_1(x^*/L) + \cos\eta_1(x^*/L) = 2.8562 \\ \sinh\eta_1(x^*/L) - \sin\eta_1(x^*/L) = 1.9274 \\ \sinh\eta_1(x^*/L) + \sin\eta_1(x^*/L) = 3.8806 \\ N_{12} = 0.16857 \times 10^2 \\ 2\zeta = 4 \times 10^{-4} \\ K_{12} = 0.47482 \times 10^3 \\ \sigma_{\theta\theta}|_{x^*,\theta^* (1,2)} = 5.4075 \times 10^4 \text{ kg}_f/\text{cm}^2$$

로 구해진다. 이렇게 큰 값이 나온 것은 델타함수의 집하중이 작용하는 바로 그 위치  $(x^*, \theta^*)$ 에서의 값이기 때문이다. 그래서 그 위치이외의 4점을 집이 하중을 분배하여  $(x^*, \theta^*)$ 에서의 Stress를 Smoothing하면

$$\sigma_{\theta\theta}|_{x^*,\theta^* (1,2)} = 13.3 \text{ kg}_f/\text{mm}^2$$

으로 얻어진다.

#### 참고 문헌

- [1] Vibrations of Shells And Plates, Werner Soedel p140
- [2] L. Lee And Chandra, "Pump Induced Fluctuating Pressures Inner Reactor Coolant Pipe", Int. J. Press. Vess. & Piping, Vol.8 p407-417 (1980)

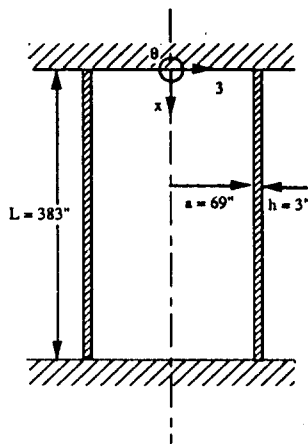
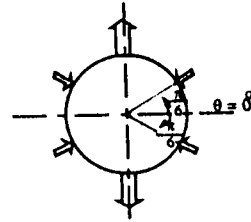


Table 1 Natural Frequencies in Air

n \ m	1	2	3	4	5	6	7
1	1931.02	502.54	380.95	572.51	877.86	1260.35	1714.38
2	5321.97	1337.80	669.89	651.03	899.99	1267.86	1717.36
3	10434.32	2612.31	1201.34	859.36	968.95	1292.14	1727.10



[Fig. 2] Inlet System

Table 2 Natural Frequencies in Water

n \ m	1	2	3	4	5	6	7
1	631.98	251.79	241.47	414.57	688.55	1040.11	1463.87
2	2296.94	738.75	441.39	479.77	712.17	1051.39	1470.63
3	5515.71	1591.24	828.52	647.66	775.88	1078.75	1484.97

Table 3 Max. Pump Induced Periodic Pressure on Core Support Barrel at Inlets(psi)

Temp °F	No. of pumps	Rotor speed		Blade pumping Freq.	
		20Hz	40Hz	120Hz	240Hz
564	4	1.28	0.52	2.28	2.84
	3	0.96	0.39	1.71	2.13
	2	0.64	0.26	1.14	1.42