풍력 터빈 블레이드의 동적 안정성 해석 Dynamic Stability Analysis of Wind Turbine Blades

정강일*•유홍희†

Kang-Il Jung and Hong-Hee Yoo

1. 서론

최근 세계적으로 그린에너지에 대한 관심이 점증함에 따라 풍력 터빈을 이용하는 발전기에 대한 관심과 연구가 널리 이루어지고 있으며, 풍력 발전기술의 진보에 따라 발 전기당 전력 생산량 또한 10MW 급까지 등장하고 있다. 이러한 변화는 필연적으로 풍력 터빈 블레이드의 크기와 중량의 증가를 가져올 수밖에 없었다. 그런데 풍력 터빈 블레이드는 그 회전 평면이 중력방향과 평행하므로 중력 의 영향이 고려되어야 하며 아울러 중량이 매우 크므로 고유진동수가 낮고 회전수도 비교적 낮아 그 영향이 함께 고려되어야 한다.

풍력 터빈 블레이드의 안정성 해석에 대해 aeroelastic 적 방법에 의한 접근으로 여러 연구들이 진행되어왔다. 하지 만 이러한 방법은 공기역학적 특성이 고려되었다는 장점 이 있지만 정확한 동적 모델링이 포함되지 않았다는 한계 를 가진다. 또한 회전하는 블레이드의 경우 회전에 의한 원심력이 발생하여 시스템의 강성이 증가하고 그에 따라 고유진동수들이 증가하게 된다. 따라서 본 연구에서는 회 전하는 블레이드를 대상으로 정확한 보 모델링 방법을 사 용하여 모델링 하는 것에 초점을 두고 안정성 해석을 수 행하려 한다. 이를 위해 설계 시 이용이 용이하고, Parametric Study 가 가능한 수학적 해석 모델을 제시하기 위해 블레이드를 단면 테이퍼 비와 장착각 그리고 비틀림 각을 갖는 형태로 가정하여 운동방정식을 유도하였으며, 유도된 운동방정식을 통하여 블레이드의 형상 및 회전 각 속도가 안정성에 미치는 영향을 분석하였다.

2. 운동방정식

본 연구에서는 3차원 운동을 하는 블레이드를 해석 대 상으로 삼았다. Fig. 1은 허브 A에 고정되어 있는 변형된 블레이드의 형상을 보여주고, 장착각과 초기 비틀림각, 그 리고 테이퍼 비는 Fig.2를 통해 나타내었다. 여기서, θ_0 는

† 교신저자; 정회원, 한양대학교 기계공학부

E-mail: hhyoo@hanyang.ac.kr

Tel: (02)2220-0446, Fax:(02)2293-5070

* 한양대학교 대학원 기계공학과



Fig. 1 Coordinate systems and a deformation vector



Fig. 2 Configuration of a blade having pre-twisted angle, setting angle and cross section taper

초기 비틀림각, θ₁은 장착각이고, 테이퍼비는 식 (1), (2)와 같이 정의된다. Kane이 제안한 모델링 방법에 의하여 구한 면 내 굽힘 방향, 면 외 굽힘 방향 운동방정식은 각각 식 (3), (4)와 같고, 행렬들은 식 (5~9)와 같이 정의 된다.

$$\alpha \equiv \frac{b_L}{b_0} \tag{1}$$

$$\beta = \frac{h_L}{h_0} \tag{2}$$

$$\sum_{j=1}^{\mu_2} \left[m_{ij}^{22} \ddot{q}_{2j} + \begin{pmatrix} k_{ij}^{B2} - \omega^2 m_{ij}^{22} \\ (r\omega^2 - g\sin\omega t) k_{ij}^{GA2} + \omega^2 k_{ij}^{GB2} \end{pmatrix} q_{2j} \right]$$
(3)

$$+ \sum_{j=1}^{\mu_{1}} (k_{ij}^{B23} + s_{1}c_{1}\omega^{2}m_{ij}^{23})q_{3j} + g\cos\omega tP_{2i} = 0 \quad (i = 1, ..., \mu_{2})$$

$$+ \sum_{j=1}^{\mu_{1}} \left[m_{ij}^{33}\ddot{q}_{3j} + \begin{pmatrix} k_{ij}^{B3} - \omega^{2}m_{ij}^{33} \\ (r\omega^{2} - g\sin\omega t)k_{ij}^{GA3} + \omega^{2}k_{ij}^{GB3} \end{pmatrix} q_{3j} \right]$$

$$+ \sum_{j=1}^{\mu_{2}} (k_{ij}^{B32} + s_{1}c_{1}\omega^{2}m_{ij}^{32})q_{2j} = 0 \quad (i = 1, ..., \mu_{2})$$

$$(4)$$

$$m_{ij}^{\alpha\beta} \equiv \int_0^l \rho_0 A_0 \left(1 + (\alpha - 1)\frac{x}{l} \right) \left(1 + (\beta - 1)\frac{x}{l} \right) \phi_{ai} \phi_{bi} dx \tag{5}$$

$$k_{ij}^{B\alpha\beta} \equiv \int_0^l E I_{\alpha\beta}(x) \phi_{\alpha i}'' \phi_{\beta j}'' dx \tag{6}$$

$$P_{\alpha i} \equiv \int_{0}^{L} \rho \phi_{\alpha i} dx \tag{7}$$

$$k_{ij}^{GAa} = \int_{0}^{l} \rho_0 A_0 \left(\left(\alpha \beta - \alpha - \beta + 1 \right) \frac{x^3}{3l^2} + \left(\alpha + \beta - 2 \right) \frac{x^2}{2l} \right)$$

$$(8)$$

$$+ x - \frac{1}{6} \int \psi_{ai} \psi_{aj} dx$$

$$k_{ij}^{GBa} = \int_{0}^{l} \rho_0 A_0 \left((\alpha\beta - \alpha - \beta + 1) \frac{x^4}{4x^2} + (\alpha + \beta - 2) \frac{x^3}{2x} \right)$$

$$+\frac{x^{2}}{2} - \frac{(1+\alpha+\beta+3\alpha\beta)l^{2}}{12} \phi'_{ai}\phi'_{aj}dx$$
(9)

여기서,

$$I_2(x) = \frac{I_2^*(x) + I_3^*(x)}{2} + \frac{I_2^*(x) - I_3^*(x)}{2}\cos(2\theta)$$
(10)

$$I_{3}(x) = \frac{I_{2}^{*}(x) + I_{3}^{*}(x)}{2} - \frac{I_{2}^{*}(x) - I_{3}^{*}(x)}{2}\cos(2\theta)$$
(11)

$$I_{23}(x) = \frac{I_2^*(x) - I_3^*(x)}{2} \sin(2\theta)$$
(12)

3. 안정성 해석

식 (3)에서 볼 수 있는 것과 같이, 이 시스템의 운동방정 식에는 초기 비틀림각과 장착각으로 인한 연성효과와 중 력의 영향으로 인한 비 제차항이 포함되어 있다. 본 연구 의 운동방정식을 일반적인 Floquet 이론을 통하여 해석할 경우 안정하다고 판단된 영역에서도 동적 반응이 발산하 지는 않지만 매우 큰 값을 갖는 영역이 존재하게 된다. 따 라서 운동방정식이 비 제차 방정식인 경우에 대해서 추가 적인 안정성 판단 척도가 필요한 것을 알 수 있다. 비 제 차 방정식을 풀어 구한 변위 값이 주기적 함수 형태로 나 타나기 때문에 변위의 최대값을 블레이드의 길이로 나누 어 정규화시키고, 블레이드의 길이와 회전 각속도를 변화 시켜가면서 정규화된 최대 변위를 구하여 Contour Graph 를 구하였다. 정규화된 진폭의 범위에 따라 11 단계로 나 누어 표현하였다

4. 수치해석 결과

구해진 운동방정식을 이용하여 모드 해석을 수행한 결과 를 참고문헌(2)와 비교하여 운동방정식을 검증하였다. 또 한 안정성 해석을 수행한 결과 단면 테이퍼비는 안정성에 큰 영향을 미치지 못하며, 장착각의 크기가 안정성에 큰 영향을 미치는 것으로 파악되었다. 장착각이 0°일 때의 안 정성 해석 결과를 Fig.3으로, 60°일 때의 결과를 Fig.4로



Fig. 3 Stability contour graph $(\theta_0 = 0^\circ, \theta_1 = 0^\circ, \alpha = 1, \beta = 1)$



Fig. 4 Stability contour graph $(\theta_0 = 0^\circ, \theta_1 = 60^\circ, \alpha = 1, \beta = 1)$

나타내었다.

5. 결 론

이 논문에서는 단면 테이퍼 비, 초기 비틀림각, 장착각을 갖는 형태의 풍력 터빈 블레이드의 중력의 영향이 고려된 운동방정식이 유도되었고 이를 바탕으로 동적 안정성 해 석이 수행되었다. 유도된 운동방정식은 비 제차 미분방정 식이기 때문에, 정규화된 최대변위를 사용하여 안정성을 판단하는 Contour graph를 구하였다. 첫 번째 고유진동수인 $ω_1$ 와 첫 번째의 1.1 배, 두 번째 고유진동수 합의 반인 $(ω_1+ω_2)/2$ 의 1.1 배의 크기로 회전할 때 매우 불안정한 것으로 판단되었으며 1.1 배 큰 값에서 불안정한 것은 회 전의 영향으로 인해 강성항의 값이 변하였기 때문이다. 또 한 단면 테이퍼 비, 초기 비틀림각과 장착각을 변화시켜가 며 안정성 해석을 수행한 결과 장착각의 변화가 안정성에 큰 영향을 미치는 것으로 파악되었다.

6. 후 기

이 논문은 2010 년도 2 단계 두뇌한국 21 사업에 의하여 지 원되었음.