# 유한요소해석과 기하학적 모델링의 연동에 기초한 쉨 곡면의 형상 최적 설계

김현철<sup>†</sup> • 노희열<sup>\*</sup> • 조맹효<sup>\*\*</sup>

Shape Optimization of Shell Surfaces Based on Linkage Framework between Geometric Modeling and Finite Element Analysis

Hyoncheol Kim, Hee-Yuel Roh and Maenghyo Cho

Key Words: shell(쉘), surface(곡면), finite element method(유한요소법), B-spline(B-스플라인), integrated design(통합설계), shape optimization(형상 최적화)

#### **Abstract**

In the present study, an integrated framework of geometric modeling, analysis, and design optimization is proposed. Geometric modeling is based on B-spline surface representation. Geometrically-exact shell finite element is implemented in analysis module. Control points of the surface are selected as design variables for optimization, which can make the interaction easier between analysis and surface representation. Sequential linear programming(SLP) is adopted for the shape optimization of surfaces. For the computation of shape sensitivities, semi-analytical method is used. The developed integrated framework should serve as a powerful tool for the geometric modeling, analysis, and shape design of surfaces.

## 1. 서 론

유한요소법은 판과 쉘 구조물의 해석에 사용되는 보편적인 전산해석방법이다. 쉘 구조물의 해석을 위한 유한요소 프로그램에서는, 감절점 쉘요소(degenerated shell element)를 사용하는데, 이는 1 차 전단 변형을 고려한 쉘의 모델링에서 C<sup>0</sup> 의 연속조건을 만족하고, 등매개변수 사상이쉬우며, 기하학적 표현이 간단하기 때문이다.

<sup>†</sup> 서울대학교 기계항공공학부 대학원 E-mail: <u>brightnwise@hanmail.com</u> TEL: (02)880-1645 FAX: (02)886-1693 한편 CAD 시스템에 사용되는 기하학적인 모델링(Computer Aided Geometric Design)은 NURBS(Non Uniform Rational B-Spline) 방법 또는 B-스플라인 방법을 널리 채택하고 있다. 따라서 CAD 시스템에서 얻은 곡면 형상의 기하학적인모델링을 쉘 구조물의 유한요소해석과 직접 연결하고자 한다면 쉘 유한요소 해석 처리순서 안에 NURBS 방법을 삽입하여 하나의 해석 프로그램을만들면 효율적일 것이다. 일반 좌표계에 기초한 쉘 유한요소는 이러한 목적에 적합한 요소이다.

현재 통상적으로 적용되는 쉘 유한요소는, CAD 의 기하학적인 모델링에서 얻은 쉘의 절점 자료가 유한요소 해석 프로그램의 입력자료로 전환된다. 그러나 이러한 구조는 종종 CAD 시스템과 유한요소 해석 모듈간의 상호 연동에 문제를 야기하고, 쉘 표면을 나타내기 위해 사용된 보간 함수는 CAD 의 자유곡면(freeform surface)의 기하

<sup>\*</sup> 서울대학교 기계항공공학부 대학원

서울대학교 기계항공공학부

학적인 모델링만큼 정확하지 못하다. 심지어 격자를 세분화할 때, 세분화된 격자점들은 CAD 시스템과 유한요소해석 시스템의 상호 연동에서 불필요하게 반복적으로 얻어져야한다. 따라서 추출된 격자점들을 보간해서 쉘의 곡면을 근사하는 것보다는 CAD 시스템에 의해 생성된 기하학적인정보를 직접 이용하는 것이 더 효율적이며 정확하다.

최적설계 기법을 사용해서 얻어진 해는 수학적으로 계산된 가장 견실하고, 가장 효과적인 값을 가진다 해도, 제조상의 문제 또는 미관적인 이유등으로 인하여 쓸모없는 해가 되기도 한다. 그래서 실용적으로 설계를 개선하기 위해서 모델링을 수정하고 해석을 반복하는 작업을 수행한다. 이런 의미에서 앞에서 설명한 모델링과 해석을 통합한 설계 개념에 최적화 부분이 통합된 설계 도구는 더욱 향상된 설계를 위해 필요한 역할을 할수 있을 것이다.

본 연구에서는 기하모델링, 해석, 곡면의 형상 최적화를 B-스플라인 곡면 표현방법을 기반으로 통합한다. 기하 모델링에서 B-스플라인 기저함수 를 사용하고, 형상최적화에서 설계 변수로 B-스 플라인 함수의 조정점을 사용하는 것은 자연스립 고, 효율적인 방법이다.

# 2. Naghdi 쉘 이론과 유한요소

일반좌표계에 기반을 둔 텐서에 대한 기초는 참고문헌<sup>(1,2)</sup>에서 확인할 수 있다.

#### 2.1 혼합 가정 변형률 범함수

Naghdi 쉘에 기초한 유한요소 해석에서 쉘의 두께가 얇아짐에 따라 발생하는 잠김현상을 해결하기 위해 가정된 변형률장을 사용하고 잠김을 효과적으로 억제하는 부분 혼합 변분 범함수를 도입한다. 본 연구에서 전단 변형률과 인장 변형률을 아래에 주어지는 것처럼 변분 변형률 매개변수로 도입한다. 변분 범함수의 자세한 내용은참고문헌(3)을 참조할 수 있다.

#### 2.2 유한요소 정식화

유한요소 정식화를 위한 변위와 변형률 가정식은 다음과 같다.

$$(u_{\alpha}, w, \psi_{\alpha}) = \sum (u_{\alpha i}, w_{i}, \psi_{\alpha i}) N_{i} + (u_{\alpha}, w, \psi_{\alpha})_{b} N_{b}$$

$$\left(\varepsilon_{\alpha}, \gamma_{\alpha}\right) = \left(P_{1}\vec{\alpha}, P_{2}\vec{\beta}\right) \tag{1}$$

여기서  $N_i$ 는 형상함수,  $N_b$ 는 거품함수 형태의 형상함수이고  $P_1$ ,  $P_2$ ,  $\vec{\alpha}$ ,  $\vec{\beta}$ 는 가정된 변형률 장과 그 매개변수이다. 자세한 내용은 참고문헌 $^{(3)}$ 을 참고할 수 있다.

부분혼합 범함수와 가정된 변형률 매개변수를 이용하여 유한요소 이산화를 수행하면 이산화된 범함수는 다음과 같이 표현할 수 있다..

$$\Pi^{p}(\vec{d}, \vec{\alpha}, \vec{\beta}) \tag{2}$$

$$= \frac{1}{2} \vec{d}^T \mathbf{K}_{\mathbf{b}} \vec{d} - \frac{1}{2} \vec{\alpha}^T \mathbf{H}_{m} \vec{\alpha} + \vec{\alpha}^T \mathbf{G}_{m} \vec{d} - \frac{1}{2} \vec{\beta}^T \mathbf{H}_{\gamma} \vec{\beta} + \vec{\beta}^T \mathbf{G}_{\gamma} \vec{d} - \vec{d}^T \cdot \vec{f}$$

$$\Leftrightarrow |\mathcal{T}| \, \mathcal{L}_{\mathbf{b}} = \int_{\Omega} \mathbf{B}_{\mathbf{b}}^T \mathbf{D}_{\mathbf{b}} \mathbf{B}_{\mathbf{b}} \sqrt{a} d\theta^l d\theta^2 , \qquad (3)$$

$$\begin{split} \mathbf{H}_{\scriptscriptstyle m} = & \int_{\Omega} \mathbf{P}_{\scriptscriptstyle 1}^{\rm T} \mathbf{D}_{\scriptscriptstyle m} \mathbf{P}_{\scriptscriptstyle 1} \sqrt{a} \, d\theta' \, d\theta' \; , \quad \mathbf{G}_{\scriptscriptstyle m} = & \int_{\Omega} \mathbf{P}_{\scriptscriptstyle 1}^{\rm T} \mathbf{D}_{\scriptscriptstyle m} \mathbf{B}_{\scriptscriptstyle m} \sqrt{a} \, d\theta' \, d\theta' \; , \\ \mathbf{H}_{\scriptscriptstyle \gamma} = & \int_{\Omega} \mathbf{P}_{\scriptscriptstyle 2}^{\rm T} \mathbf{D}_{\scriptscriptstyle \gamma} \mathbf{P}_{\scriptscriptstyle 2} \sqrt{a} \, d\theta' \, d\theta' \; , \quad \mathbf{G}_{\scriptscriptstyle \gamma} = & \int_{\Omega} \mathbf{P}_{\scriptscriptstyle 2}^{\rm T} \mathbf{D}_{\scriptscriptstyle \gamma} \mathbf{B}_{\scriptscriptstyle \gamma} \sqrt{a} \, d\theta' \, d\theta' \; , \\ \text{이고}, \quad \vec{f} \; \vdash \; \text{외력에} \; \text{의해 요소에 가해지는 하중} \\ \text{벡터,} \quad \vec{d} \; \vdash \; \text{요소의 자유도 벡터,} \quad \vec{\alpha} \; , \quad \vec{\beta} \; \vdash \; \text{미지} \\ \text{변형률 벡터이다.} \; \text{문자에 사용된 하첨자 } m \; , \; b \; , \\ \gamma \; \vdash \; \text{각각 멤브레인,} \; \vec{\text{Tail}} \; , \; \text{전단 변형을 표시한} \\ \text{다} \end{split}$$

요소의 자유도 벡터는 절점의 자유도와 일반적인 쉘 곡면의 접평면에서 2 개의 곡면의 접선방향 변위( $u_{\alpha}$ )와 수직변위(w), 2 개의 회전각변위( $\psi_{\alpha}$ )로 표시된다.

d=[(u₁,u₂,w,ψ₁,ψ₂)₁,...,(u₁,u₂,w,ψ₁,ψ₂)ₙ,(u₃,u₃,w₃,ψ₃,ψ₃)]<sup>T</sup> (4) 여기서, 4절점 요소의 경우는 n=4 이다.

 $\vec{d}$  ,  $\vec{\alpha}$  ,  $\vec{\beta}$  에 대한 변분을 취함으로써 다음과 같은 요소 평형 방정식을 얻는다.

$$\mathbf{K}^{\mathbf{e}}\vec{d} = \vec{f} \tag{5}$$

여기서 요소 강성 행렬  $K^e$ 는

$$\mathbf{K}^{\mathbf{e}} = \mathbf{K}_{\mathbf{b}} + \mathbf{G}_{m}^{T} \mathbf{H}_{m}^{-1} \mathbf{G}_{m} + \mathbf{G}_{\gamma}^{T} \mathbf{H}_{\gamma}^{-1} \mathbf{G}_{\gamma}$$
 (6)

## 3. B 스플라인 곡면 표현

개발된 쉘 유한요소와 CAD 에서의 기하학적 곡면 모델링의 연동을 위해서 B-스플라인 곡면을 구성해야한다. 본 절에서는 그 방법에 대해 간략히설명한다. 자세한 내용은 참고 문헌에서 찾을

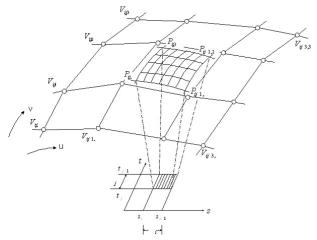


Fig. 1 Geometric Configuration Defining a Bi-Cubic NUBS Patch

수 있다. (4,5)

## 3.1 쉘 곡면의 B-스플라인 보간

B-스플라인 곡선은 다음의 식(7)로 정의 된다.

$$C(t) = \sum_{i=0}^{n} N_{i,p}(t)V_{i}$$
 (7)

여기서  $N_{i,p}(t)$  은 B-스플라인 기저함수,  $V_i$  는 x, y, z 좌표로 구성된 조정점 벡터, p.는 B-스플라인 곡선의 차수이다.  $[t_0,t_1,t_2,....,t_{n+p}]$ .는 곡선을따라 분포하는 매개변수 t의 매듭 벡터이다. 곡선의 차수 p.와 조정점의 수 n+1, 매듭의 수m+1의 관계는 다음과 같이 주어진다.

$$m = n + p \tag{8}$$

B-스플라인 기저 함수  $N_{i,p}(t)$ .는 다음과 같이 정의한다.

$$N_{i,1}(t) = \begin{cases} 1 & \text{if } t_i \le t < t_{i+1} \\ 0 & \text{otherwise} \end{cases}$$
 (9)

$$N_{i,p}(t) = \frac{t - t_i}{t_{t+p+1} - t_i} N_{i,p-1}(t) + \frac{t_{i+p} - t}{t_{t+p} - t_{i+1}} N_{i+1,p-1}(t)$$
 (10)

구간  $[t_i,t_{i+1}]$ 는 i 번째 매듭 간격이라 한다. 편의를 위해서 일반적으로  $t_0=0$ ,  $t_n=1$ 로 둔다.

쌍매개변수 B-스플라인 곡면은 매개변수 B-스플라인 곡선을 확장하여 B-스플라인 곡선의 텐서곱으로 정의한다. 양 방향으로  $(p \times q)$ 의 차수를 가지는 B-스플라인 곡면은 다음과 같이 정의한다.

$$S(u,v) = \sum_{i=0}^{m} \sum_{j=0}^{n} V_{i,j} M_{j,q}(v) N_{i,p}(u)$$
(11)

 $(u_{p-1} \le u \le u_{m+1}, \ v_{q-1} \le v \le v_{n+1})$ 

여기서 (m+1)(n+1) 개의 조정점  $V_{i,j}$ 는 3 차원 공간에 조정점 망을 형성한다.  $N_{i,p}(u)$ ,  $M_{j,q}(v)$ 는 각각 u, v 방향으로 p, q 차수에 해당하는 B-스플라인의 기저 함수이다.

#### 3.2 B-스플라인 곡면의 생성

이 절에서는 B-스플라인 곡면을 생성하는 순서를 다음과 같이 간단히 설명한다. Fig.1 은 쌍 3차 비균일 B-스플라인 곡면 요소를 정의하는 여러 가지 기하학적 성분을 나타낸다.

B-스플라인 곡면은 두 개의 직교하는 B-스플라인 곡선의 텐서곱 확장으로 정의한다. 각 방향으로 d, e 의 차수를 가지는 복합 B-스플라인 곡면은 다음과 같이 구성된다.

$$S = \{V_{ii}\}.$$
  $(i = 0,...,m; j = 0,...,n)$  (12)

다음은 (*m-d*+1) × (*n-e*+1)의 B-스플라인 곡면 요소이다. 동질의 곡면 요소 방정식은 행렬의 형 대로 다음과 같이 표현할 수 있다.

$$R_{i,j}^{d,e}(u,v) = UN_u H(N_v)^T V^T : 0 \le u, v \le 1$$
 (13)

여기서  $U=[1,u,u^2,...,u^d]$  ,  $V=[1,v,v^2,...,v^e]$  ,  $N_u$ 는  $(d+1)\times(d+1)$  ,  $N_v$ 는  $(e+1)\times(e+1)$  크기의 매듭 간격 $(\Delta_i,\nabla_i)$ 으로 구성된 행렬이다.

## 4. 형상 최적화

#### 4.1 목적함수와 민감도

일반적으로 구조역학 문제에 있어서의 목적함 수는 강성, 변형 에너지, 무게 등을 말한다. 본 연구에서는 최적화의 목적함수로 변형 에너지를 택했으며, 이는 다음과 같이 표현된다.

$$.\min_{s} \sum_{l=1}^{L} \sum_{m=1}^{L} d_{l} K^{lm} d_{m}$$
 (14)

여기서 s는 설계변수의 집합, L은 절점의 수, d는 변위 벡터, K는 강성행렬이다.

본 연구에서는 순차적 선형계획법(Sequential Linear Prog- ramming; SLP)을 택했다. 이 방법은 가장 단순하면서 보편적인 근사 방법으로 알려져 있으며, 다음과 같이 주어진다. (6)

Minimize 
$$f(x)$$
 (15)

Subject to 
$$g_j(x) \ge 0$$
,  $j = 1,...,n_g$  (16)  
여기서 (15)식의  $f(x)$ 는 목적함수. (16)식은 구

속 방정식이다.

SLP 는 시행 초기 변수에서 테일러 급수전개로 부터 구한 선형 근사식으로 목적함수와 구속방정 식을 치환하여 사용한다.

Minimize 
$$f(x_o) + \sum_{i=1}^{n} (x_i - x_{oi}) (\frac{\partial f}{\partial x_i})_{x_o}$$

Subject to 
$$g_j(x_o) + \sum_i (x_i - x_{oi}) \left(\frac{\partial g_j}{\partial x_i}\right)_{x_o} \ge 0$$
,

 $j=1,...,n_g$ ,  $a_{li} \leq x_i - x_{oi} \leq a_{ui}$  (17) 마지막 구속 조건식은 "이동한계"라고 하며,  $a_{li}$  와  $a_{ui}$ 는 각각  $x_i$ 가 가질 수 있는 아래 끝, 위 끝이다.

전체 조정점 중에서 곡면의 특성을 대표하는 일부를 선별하여, 곡면에 수직한 방향의 좌표를 설계 변수로 택한다. 이는 그 방향의 좌표만으로 곡면의 전체적인 변화 양상을 잘 나타낼 수 있기때문이다. SLP 에서 테일러 급수 전개에 의해 치환된 목적 함수 및 구속 조건 방정식은 설계 변수에 대한 미분을 필요로 한다. 그러나 본 연구에서 목적함수로 택한 변형 에너지는 곡면 조정점의 좌표값을 음함수의 형태로 가지기 때문에, 이를 직접 미분하는 것은 쉽지 않다. 따라서 본연구에서는 변형 에너지의 미분을 위해 준해석적방법을 도입한다. 민감도 해석을 위한 준해석적방법의 예는 참고문헌(기)에 나타나 있다.

유한요소법에 사용하는 평형방정식은 다음과 같다.

$$\vec{K}\vec{d} = \vec{f} \tag{18}$$

이를 설계 변수  $x_i$ 에 대해 미분하면,

$$. \underbrace{K} \frac{\partial \vec{d}}{\partial x_i} = -\frac{\partial \underbrace{K}}{\partial x_i} \vec{d}$$
 (19)

여기서 K는 전역 강성 행렬,  $\vec{d}$ 는 자유도 벡터이다. 식 (14)를 미분하고, 식 (19)를 사용하면 (15)식에 주어진 목적함수 f(x)의 민감도는 다음과 같이 구할 수 있다.

$$\frac{\partial f}{\partial x} = -\frac{1}{2}\vec{d}^T \mathbf{K}' \vec{d} \tag{20}$$

$$|\Delta| > |\lambda| \cdot |K| = \frac{\partial K}{\partial x} = \frac{K(x + \Delta x) - K(x)}{\Delta x}$$

#### 4.2 수치예제

각각의 예제에서 기하학적 형상은 외부에서 주어지는  $19 \times 19$  개의 데이터 점으로부터 재구성된다.  $19 \times 19$  개의 데이터 점은  $21 \times 21$  개의 조정점을 생성하며, 이 중 형상을 대표할 수 있

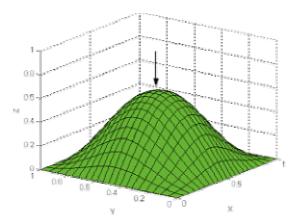


Fig. 2 Square Plate Example

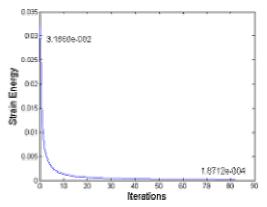


Fig. 3 Strain Energy Evolution of Example

도록  $5 \times 5$  개의 조정점을 선택한다. 이렇게 선택된 조정점의 좌표값은 최적화의 설계 변수가 된다. 선별된 조정점은 다시 유한요소 격자를 구성하는 데 쓰이며, 사용자가 임의로 격자의 간격을 조절할 수 있다.

민감도와 변형 에너지의 계산은 연이어서 얻은 두 상태의 변형 에너지가 일정한 오차내로 수렴할 때까지 반복된다. 이 오차 한계를 조정함으로써 반복 계산의 시간, 즉 최적화의 시간을 조절할 수 있다.

모든 예제에서 탄성계수는  $2 \times 10^6$ , 길이에 대한 두께비는 0.01로 주어져 있다.

#### 4.2.1 정사각형 평판

평판 최적화 문제는 기저 평면에 놓여 있는 네 변이 고정된 정사각형 평판으로부터 시작한다. 평판의 중심에 집중하중이 주어질 때, 최대 강성 을 가지기 위한 최적 형상을 찾는 형상 최적화 문제이다. (8) 구속 조건식은 아래 끝은 0, 위 끝 은 평판의 한 변의 길이의 1/100로 주어진다.

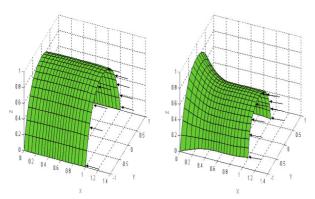


Fig. 4 Cylinder Structure Example

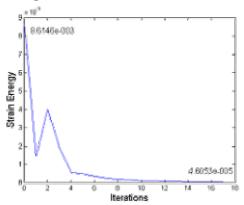


Fig.5 Strain Energy Evolution of Cylinder
Example

목적함수의 계산을 반복 수행함에 따라 평판은 초기 형상에서부터 부풀어 오른다.(Fig.2 참조) 최적화를 통해서 목적함수의 값은  $3.1860 \times 10^{-2}$  에서  $1.8712 \times 10^{-4}$  으로 줄었다.(Fig.3 참조) 반복 계산 횟수는 82 회이다.

### 4.2.2 회전체

이 예제는 축대칭 회전체의 형태를 가진 구조물의 형상 설계에 관한 것이다. (9) 이 구조물은 원기동의 아랫면이 단순지지 되어있으며, 윗면의원주에 축방향으로 압축하중을 받고 있다. 구속조건식은 아래 끝은 초기 원기둥 구조물 반경의-1/100 로, 위 끝은 1/100 로 주어진다. 반복 해석을 수행함에 따라 회전체는 Fig.4 에 보인 바와 같이 반경 방향으로 줄어드는 경향을 보였다.최적화 과정을 통해서, 변형 에너지는 Fig.5 에보여졌듯이 8.6146×10<sup>-3</sup> 에서 4.6053×10<sup>-5</sup> 으로최소화 되었고(Fig.5 참조), 반복 계산은 17 번이루어졌다. 이 예제의 경우, 변형 에너지의 감소가 급격히 이루어져, 주어진 오차한계 1% 내로빠르게 수렴하였다.

## 5. 결론

본 연구에서는 일반 곡선 좌표계에 기초한 기하학적으로 정확한 쉘 유한요소를 B-스플라인 곡면을 이용한 기하 모델링과 연동하는 체계를 제시하였다. 이 방법에 따른 가시화 프로그램을 만들고, 형상 최적화 기능을 구현하였다.

매개화된 쉘 곡면의 일반적인 형태를 생성하기 위해서 쌍 3 차 직교 B-스플라인 텐서 곡면 패치를 사용하였다. B-스플라인 함수를 도입함으로써 현재의 일반 좌표계에 기초한 텐서기반 쉘 요소가 임의의 자유 곡면을 다룰 수 있도록 하였다. 매개변수 영역에서 구성된 기하학적으로 정확한 쉘 요소는 컴퓨터 이용 곡면 모델링과 쉘 유한요소 해석의 연동 체계를 가능케 한다.

최적화 부분에서는 최적화의 목적함수, 즉 변형 에너지의 민감도를 구하기 위해서 준해석적 방법을 사용하였다. 최적화의 방법으로는 순차적 인 선형계획법을 사용하였다. 주어진 기하 모델 의 선택된 조정점의 좌표를 설계 변수로 택하였 으며, 이는 기하 모델의 조정을 더욱 용이하게 한다.

본 연구에서 개발된 B-스플라인 곡면에 기초한 기하 모델링, 해석, 최적화 연동 체계는 곡면 통 합 설계의 유용한 도구로 구현되었음을 알 수 있 다.

#### 참고문헌

- (1) Naghdi PM, 1963, Foundations of Elastic Shell Theory, Progress in Solid Mechanics 4 Edited by Sneddon
- (2) Green AE, Zerna W., 1968 Theoretical Elasticity
- (3) Maenghyo Cho, Hee-Yuel Roh, 2003, Development of Geometrically Exact New Shell Elements Based on General Curvilinear Coordinates, International Journal for numerical methods in engineering, Vol.56, No.1, pp.81-115
- (4) Farin G., 1993, Curves and surfaces for computer aided geometric design: a practical guide, New York: Academic Press
- (5) DeBoor C., 1972, On calculating with B-Splines, Journal of Approximation Theory, Vol.6, No.1, pp.50-62
- (6) R. T. Haftka, Z. Gurdal, M. P. Kamat, 1990, Elements of Structural Optimization, Kluwer Academic Publishers
- (7) R. Ansola, J. Canales, J.A. Tarrago and J. Rasmussen, 2002, On simultaneous shape and material layout optimization of shell structures, Struc. Multidisc.

- Optim. Vol.24, pp.175-184
- (8) F. Cirak, M. J. Scott, E. K. Antonsson, M. Ortiz, P. Schroeder, 2002, Integrated modeling, finite-element analysis, and engineering design for thin-shell structures using subdivision, Computer-Aided Design, Vol.34, pp.137-148
- (9) E. Ramm, K-U. Bletzinger and S. Kimmich, 1991, Strategies in Shape Optimization of Free Form Shells, Nonlinear Comp. Mechanics: State of the Art, pp.163-192