## 정방형 실린더의 모서리 원형화에 따른 유동 불안정성의 변화

# 박 두 현, 양 경 수,\* 이 경 준, 강 창 우

인하대학교 기계공학과

#### EFFECTS OF ROUNDING CORNERS ON THE FLOW PAST A SQUARE CYLINDER

## Doohyun Park, Kyung-Soo Yang,<sup>\*</sup> Kyongjun Lee and Changwoo Kang Dept. of Mechanical Engineering, Inha University

This study performed numerical analysis for the characteristics of flow-induced forces and the flow instability depending on the cross-sectional shape of the cylinder in laminar flow. To implement the cylinder cross-section, we adopted an Immersed Boundary Method with marker particles. We analyzed flow characteristics based on the radius of corner curvature. Main parameters are corner radius and Reynolds number (Re). With Re = 40, 50, 150 we calculated the flow field, drag coefficient, RMS of lift coefficient, pressure coefficient and Strouhal number in conjunction with the corner radius variation. Also, we calculated critical Reynolds number ( $Re_c$ ) depending on the corner radius variation.

Key Words : 가상경계법(IBM), 정방형 실린더(Square Cylinder), 원형화(Rounding), 유동 불안정성(Flow Instability)

## 1.서 론

원형 실린더와 정방형 실린더 같은 bluff body 주위의 유동 은 공학적으로 매우 중요한 문제이다. 실린더 형태의 구조물 을 지나는 유동의 예로는 교량, 고층 건물, 열전달 원형 튜브 등이 있다. 실린더를 지나는 유동에 대한 실험적 또는 수치 해석적인 연구는 오래전부터 많이 수행되어왔다[1-9]. 이러한 실린더형 장애물을 지나는 유동에서 주목할 만한 점은 실린 더 후류의 유동과 그에 따른 유체력의 변화이다. 일반적으로 같은 유동장 내에서 원형 실린더보다 정방형 실린더가 더 많 은 항력을 받는다. 따라서 모서리를 부드러운 원형으로 바꾸 어 항력을 줄이는 방법이 연구되어 왔다. Bearman et al.[2]은 실린더 모서리의 곡률에 따른 유체력의 변화를 실험적으로 연구하였다. 또한, Dalton and Zheng[3]은 수치 해석을 통해 Re = 250과 1,000에 대하여 모서리 원형화에 따른 실린더 후류의 유동에 대하여 연구하였다. 하지만, 앞선 연구에서 고 려된 모서리 곡률 반경의 수는 적고, 임계 Re 근처에서 곡률

Received: January 27, 2014, Revised: March 12, 2014, Accepted: March 12, 2014.

\* Corresponding author, E-mail: ksyang@inha.ac.kr
DOI http://dx.doi.org/10.6112/kscfe.2014.19.1.057
© KSCFE 2014

의 변화에 따른 유동 불안정성에 대한 연구는 자세히 진행되 지 않았다.

따라서 본 연구는 정방형 실린더의 모서리를 원형화하면서 각 경우에 대해 유동 불안정성 해석을 수행하여 임계 레이놀 즈 수를 찾고, 레이놀즈 수를 변화하며 정상 상태와 비정상 상태에 대해 계산을 수행하여 유동 특성과 유체력을 해석하 였다.

#### 2. 수치 해석 기법

#### 2.1 지배 방정식

지배 방정식은 비압축성 2차원 유동에 대한 연속 방정식, 운동량 방정식으로 구성된다.

$$\frac{\partial u_j}{\partial x_j} = 0 \tag{1}$$

$$\frac{\partial u_i}{\partial t} + \frac{\partial u_i u_j}{\partial x_i} = -\frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{1}{Re} \frac{\partial^2 u_i}{\partial x_i \partial x_j} + f_i \quad i = 1,2$$
(2)

식 (1), (2)는 입구 속도 *U*, 실린더 지름 *D*로 무차원화된 식 이며, 가상경계법(Immersed Boundary Method)[10]에 의해 추가 된 *f<sub>i</sub>*는 운동량 부가를 의미한다. *u*는 흐름방향(streamwise,



Fig. 1 Definition of cylinder cross section

x) 속도 성분이며, v는 수직방향(normal, y)의 속도 성분이다. p는 순간 압력이다. Re는 UD/v로 정의된다. v는 작동 유 체의 동점성 계수이다.

각 지배 방정식은 직교좌표계에서 유한체적법(Finite Volume Method)으로 차분되었다. 공간 차분은 중앙차분법을 사용하였다. 시간 차분은 운동량 방정식의 경우 대류항에 대 하여 3차 정확도의 Runge-Kutta 양해법(explicit)으로 적분하였 고 점성항에 대하여 Crank-Nicolson의 음해법(implicit)으로 적 분하였다. 연속 방정식과 운동량 방정식을 분리하기 위하여 Fractional Step[11] 기법이 사용되었다.

고체 형상을 정의할 때 기존의 가상경계법은 복잡한 형상 의 물체를 구현하기 위해서 물체 표면을 나타내는 방정식을 이용하였지만, 이런 방법의 경우에는 간단한 형상에만 적용할 수 있으며, 형상이 복잡해지면 정확한 물체의 표면을 구현하 지 못한다는 어려움이 있다. 이러한 문제를 해결하기 위해서 임의의 형상을 쉽게 구현할 수 있는 표시입자(marker particle)[12]를 이용한 가상경계법 기술을 도입하였다.

#### 2.2 계산 영역과 경계 조건

정방형 실린더의 각 모서리에 원을 내접시키고 그 원의 반 지름을 곡률 반경(r)으로 정의하였다. 뾰족한 모서리를 잘라 내고 내접한 원으로 모서리를 대체함으로써 형태를 변화하였 다(Fig. 1). r을 0에서 D/2까지 0.0625D씩 증가시켜 원과 정방형 사이에 7가지 경우에 대하여 계산을 수행하였다(D는 실린더 지름). r을 D로 무차원화하여(r/D), 각각 0.0, 0.0625, 0.125, 0.1875, 0.25, 0.3125, 0.375, 0.4375, 0.5이다. 따라서 총 계산되는 경우는 9가지이며, r/D=0.0에서 정방형 실린더, r/D=0.5에서는 원형 실린더가 된다.

전체 계산 영역은 왼쪽 아래 모서리를 원점으로 0 ≤ x ≤ 70D, 0 ≤ y ≤ 100D이고, 실린더의 중심은 x = 33.5D, y = 50D에 위치한다. 각 실린더에 접하는 정사



Fig. 2 Computational mesh for the case r/D = 0.5



Fig. 3 Computational domain and boundary condition

각형 영역 안에는 64×64개의 균일하게 분포된 격자를 사용하 였으며(r/D=0.0625, 0.125의 경우는 256×256개의 격자를 사용함.), 전체 격자는 *x*방향과, *y*방향으로 불균일 (non-uniform)하게 확장되었다. 격자점의 수는 격자 세분화 연 구(grid-refinement study)를 통해 결정하였으며 사용된 전체 격 자점 수는 320×192이다(Fig. 2). 입구와 출구에서는 각각 Dirichlet (u = U, v = 0)경계조건과 대류 경계조건[4]이 사용 되었으며 계산영역 윗면과 아랫면에서는 slip 조건  $(\partial u/\partial y = 0, v = 0)$ 을 사용하였다. 물체 표면에서는 no-slip 조건을 사용하였다(Fig. 3).

## 3. 수치 해석 기법의 검증

코드의 검증을 위해 Re = 100에서 원형 실린더에 대하여 계산을 수행하였다. 이는 이미 많은 연구자들이 연구를 수행



Fig. 4 Streamlines for steady flow, Re = 40; (a) r/D = 0.0 (b) r/D = 0.25 (c) r/D = 0.5

한 바 있는 경우이다. 전체 계산영역과 경계조건은 2.2절에서 기술된 것과 동일하다. 사용한 격자점 수는 실린더에 접하는 정사각형 영역 안에 64×64개, 전체 320×192개의 격자를 사용 하였다. 그 결과는 Table 1에 나타내었으며, 다른 연구자들과 일치하는 결과를 얻을 수 있었다.

## 4.결 과

#### 4.1 정상 상태 유동 특성

Fig. 4는 *Re* = 40인 정상(steady) 유동에서 *r*/*D*의 변화에 따른 유선을 보여준다. 모든 경우에 실린더 후방에서 와류가 상하 대칭적으로 생성되고 그 크기는 *r*/*D*가 증가할수록 작 아지는 것을 볼 수 있다.

 Fig. 5는 r/D 변화에 따른 항력계수( $C_D = drag/(\frac{1}{2}\rho U^2 D)$ )

 를 나타낸다( $\frac{1}{2}\rho U^2$ 는 동압). r/D가 0.0에서 0.5까지 커질수



Fig. 5 Drag coefficient at Re = 40



Fig. 6 Wall pressure coefficient at Re = 40

록  $C_D$ 가 선형적으로 감소하는 것을 볼 수 있다. 항력은 압 력과 전단력의 x축 방향 합력으로 계산된다. 항력을 압력과 전단력에 의한 힘으로 나누어 각각 계산한 결과, 전체 항력에 서 압력이 차지하는 비율은 약 66~82%로 계산되었고, 전체 항력 중 압력의 영향이 전단력 보다 더 큰 것을 알 수 있다. 따라서 압력에 대한 자세한 해석이 필요하다고 생각된다. Fig. 6은 r/D 변화에 따른 실린더 표면에서의 압력계수  $(C_P = (p - p_{\infty})/(\frac{1}{2}\rho U^2))$ 분포를 나타낸다. 여기서  $p_{\infty}$ 은 입

Table 1 Simulation results of mean drag coefficient ( $C_D$ ), amplitude of lift coefficient ( $C_{L,\max} - \overline{C_L}$ ), and Strouhal number (St) of vortex shedding for flow past a circular cylinder at Re = 100

	$\overline{C_D}$	$C_{L,\max} - \overline{C_L}$	St
Present	1.29	0.30	0.165
Park et al.[1]	1.33	0.33	0.165
Braza et al.[5]	1.28	0.29	0.16
Saiki and Biringen[13]	1.26	-	0.171
Kang[14]	1.33	0.32	0.165

구에서 공간 평균된 압력을 나타낸다.

실린더의 맨 앞부분 즉, 정체점(stagnation point)을  $\theta = 0^{\circ}$ 로 두고 시계방향으로 회전하여 θ=180°까지 나타냈다. r/D=0.0일 때 즉, 정방형 실린더의 경우에  $\theta$ 가 약 40°이 하로 작을 때에는  $C_p$ 의 변화가 아주 작다가,  $\theta = 45^{\circ}$  (모서 리)에서 Cp가 급격히 낮아지는 것을 볼 수 있다. 하지만 r/D를 증가시키면 그 변화가 완만해짐을 볼 수 있다. 또한 r/D가 커짐에 따라 최소값이 나타나는 각도가 커져 우측으 로 이동하고, 그 최소값은 증가하는 것을 볼 수 있다. 압력에 의한 항력은 실린더의 전방과 후방의 압력차이로 계산되고, 그 압력차이가 작을수록 항력이 감소한다. 항력은 흐름방향의 실린더에서는 힘이므로. 정방형  $0 \le \theta \le 45$ °와  $135^{\circ} \le \theta \le 180^{\circ}$ 구간의 압력이 항력을 결정한다. r/D가 증가하여 모서리의 곡면이 길어지면  $45^{\circ} \le \theta \le 135^{\circ}$ 인 구 간에서도 압력에 의한 수평 방향 힘이 고려된다. 하지만  $45^{\circ} \le \theta \le 135^{\circ}$ 구간에서는 수평 방향 성분이 수직 방향 성분에 비해 작으므로 항력 계산에 미치는 영향이 작다고 할 수 있다. 따라서 모든 r/D에 대한 항력 계산에 있어서  $0^{\circ} \le \theta \le 45^{\circ}$ 와  $135^{\circ} \le \theta \le 180^{\circ}$ 구간의 압력 값이 더 중요하다고 판단된다. Fig. 6을 보면,  $0^{\circ} \le \theta \le 45^{\circ}$ 에서 r/D가 증가할수록  $C_p$ 는 감소하고,  $135^\circ \le \theta \le 180^\circ$ 에서 는 r/D의 변화에 따라 Cp의 차이가 아주 작은 것을 볼 수 있다. 그러므로 실린더의 전방과 후방의 압력 차이는 r/D가 증가할수록 작아지고 그로 인하여 항력이 작아진 것을 추측 할 수 있다.

#### 4.2 Primary 유동 불안정성

유동장 내 실린더형 장애물이 존재하면, 실린더에서 발생 하는 전단층으로 인해 유동장 내 유동 불안정성이 증가된다. 더불어 실린더 단면의 형상에 따라 유동 불안정성이 각기 다 른 특성을 보일 것으로 예상된다. 이런 유동 불안정성을 Stuart-Landau (SL) 방정식으로 해석할 수 있다. 유동 불안정성 이 발생하는 *Re* 근처에서는 다음의 SL방정식을 만족한다 [15,16].

$$\frac{dA}{dt} = \sigma(Re)A - l|A|^2A \tag{3}$$

여기서, A(t)는 특성 진폭(characteristic amplitude)이며,  $\sigma = \sigma_r + i\sigma_i$ 이고  $\sigma_r$ 은 유동 불안정성 모드의 선형 증가율 (linear growth rate)을,  $l = l_r + il_i$ 은 첫 번째 Landau 상수(the first Landau constant)를 각각 나타낸다.  $\sigma_r = 0$ 에서 존재하는 임계 Reynolds 수( $Re_c$ ) 근처에서 식 (3)의 실수부분을 선형화



Fig. 7 Critical Reynolds numbers vs r/D

하면, 유동 불안정성의 순간 증가율에 대한 식을 얻을 수 있 다[15].

$$\frac{1}{|A|} \frac{d|A|}{dt} = \sigma_r - l_r |A|^2 = \sigma_r \left( 1 - \frac{|A|^2}{|A|_{sat}^2} \right)$$
(4)

임계 Re 근처에서  $\sigma_r$ 은  $(Re - Re_c)$ 의 선형 함수가 되며, 다음 식과 같다.

$$\sigma_r = K(Re - Re_c) \tag{5}$$

여기서 K는 양의 상수가 된다. Park[17]과 Sohankar et al.[6] 은, 임계 Re를 측정하기 위해 특성 진폭 A(t)의 함수로 양 력계수를 사용하였다. 본 연구에서도 A(t)의 함수로 양력계 수를 사용하였다. Supercritical 상태의 경우 양력계수의 증폭 과정을 통해  $\sigma_r$ 을 구하고, Subcritical 상태의 경우 유동장이 정상 상태에 도달한 후, 주 유동속도의 최대 ±10% 크기의 난수(random number)를 전체 유동장에 발생시켜서 양력계수의 감쇠 과정을 통해  $\sigma_r$ 을 구하였다. 이미 많은 연구가 수행된 원형 실린더와 정방형 실린더의 Re\_을 계산하여 비교하였다. Yoon et al.[7]의 정방형 실린더 계산 값은  $Re_c = 45$ 이고, 본 연구 계산값은  $Re_c = 44.7$ 로 잘 일치한다. 그리고 Park et al.[1]의 원형 실린더 계산값은 Re<sub>c</sub> = 47이고, 본 연구 계산 값은  $Re_c = 46.7$ 로 잘 일치함을 알 수 있다. 앞선 Re = 40에서의 계산에서 r/D의 변화에 따라 항력계수, 압력계수, 유 선을 구하여 유동 특성의 차이를 알 수 있었다. 이러한 유동 특성의 차이는 정상 상태에서 Re가 증가함에 따라 유동 불 안정성에 영향을 미치게 된다. 따라서 r/D의 변화에 따라 유 동 불안정성은 달라지고, Re, 가 달라질 수 있다.

 Fig. 7은 r/D의 변화에 따른 Re<sub>c</sub>의 변화를 나타낸 것이

 다. 정방형 실린더 보다 원형 실린더의 Re<sub>c</sub>가 더 높으므로



Fig. 8 Time averaged drag coefficient at Re = 50



Fig. 9 RMS (Root Mean Square) of lift coefficient at Re = 50



Fig. 10 Strouhal number at Re = 50

r/D를 증가시키면 Re<sub>c</sub>도 비례하여 증가할 것으로 추측되었 다. 하지만, r/D가 0부터 커짐에 따라 Re<sub>c</sub>는 점점 증가하다 가 r/D=0.25에서 최대값을 가지고, 이후 다시 감소하는 경 향을 볼 수 있었다. 즉, r/D=0.25에서 가장 안정적인 유동 특성을 보였다.

## 4.3 비정상 상태 유동 특성

Re가 증가하여 임계 Re를 초과하면 정상 상태의 유동장 이 불안정해지고 비정상 상태로 천이하며, 와류가 실런더로부 터 주기적으로 떨어져 나가는 와흘림 현상이 발생한다. Re = 50,150에서 계산한 결과 모든 r/D에 대해 비정상 상



Fig. 11 Time averaged drag coefficient at  $Re=150\,$ 



Fig. 12 RMS (Root Mean Square) of lift coefficient at Re = 150



Fig. 13 Strouhal number at Re = 150

태가 되었고, 시간에 따른  $C_D$ 와  $C_L$ 은 주기적인 사인과 형 상을 가졌다. 따라서  $C_D$ 는 시간에 대한 평균값을 계산하고  $C_L$ 은 RMS (Root mean Square)값을 계산하여 r/D 변화에 따 른 유동 특성을 비교하였다. Strouhal 수(*St*)는 유동장이 충분 히 수렴된 후  $C_L$ 의 데이터를 토대로 FFT를 사용하여 계산하 였다. Fig. 8은 Re = 50에서 시간 평균된 항력계수( $\overline{C_D}$ )를 Fig. 9는 양력계수의 RMS ( $\overline{C_L}$ , rms)를 그리고 Fig. 10은 *St* 를 각각 나타낸다. Fig. 8-10을 보면,  $\overline{C_D}$ 는 r/D가 커짐에 따 라 줄어드는 것을 볼 수 있다. Re = 50은 비정상 상태이지 만,  $Re_c$  근처의 유동이므로 정상 상태와 유사하게  $\overline{C_D}$ 가 선 형적으로 감소하는 것을 볼 수 있다.  $\overline{C_{L,rms}}$ 는 r/D가 커짐 에 따라 줄어들다가 r/D=0.25에서 최소값을 보이고 다시 증가하는 것을 볼 수 있다. 4.2절에 따르면  $Re_c$ 는 r/D=0.25일 때 $(Re_c=47.3)$  가장 크다. 그러므로 Re=50일 때  $Re_c$ 에 가장 가까운 유동은 r/D=0.25인 경 우이다. 따라서 r/D=0.25일 때 다른 경우보다 불안정성이 작고, 낮은  $\overline{C_{L,rms}}$ 를 보인다고 할 수 있다. 이러한 특성은 Fig. 9 $(\overline{C_{L,rms}}$ 의 변화)와 Fig. 7 $(Re_c)$ 의 변화)이 서로 상하로 대칭인 형태를 통해 확인할 수 있다. 한편,  $St \leftarrow r/D$ 가 커짐 에 따라 증가하는 것을 볼 수 있다.

 Fig.
 11-13는
 Re = 150에서의
 결과이다.
  $\overline{C_D}$ 는

 r/D = 0.3125에서 최소값을 가졌으며,
  $\overline{C_D}$ 의 변화가
 Re=50 

 과는
 달리
 비선형적이라는
 것을 알 수 있다.
  $\overline{C_{L,rms}}$ 는

 r/D = 0.0625에서 최소값을 나타냈다.
 그리고
 St는 여전히

 단순
 증가하는
 것을 볼 수 있다.
 항력을 압력과 전단력에 의

 한
 힘으로
 나누어 각각 계산한 결과, 전체 항력에서 압력이

 차지하는
 비율은 약 79-97%로 계산되었고, 전체 항력
 중 압

 력의
 영향이 전단력
 보다
 더 큰 것을 알 수 있다.

 택에
 대한 해석이
 더 필요하다고 생각된다.

Fig. 14는 r/D의 변화에 따른 시간 평균된 유동장의 압력 계수(Cp)를 나타낸다. 정상 상태인 Re = 40의 결과와 유사 한 경향을 보이는 것을 알 수 있다. Re = 40의 결과와 마찬 가지로 r/D = 0.0이고  $\theta$ 가 약 40° 이하로 작을 때에는  $C_P$ 의 변화가 아주 작다가,  $\theta = 45^{\circ}$  (모서리)에서  $C_p$ 가 급격히 낮 아지는 것을 볼 수 있다. 하지만 r/D를 증가시키면 그 변화 가 완만해짐을 볼 수 있다. 또한 r/D 가 커짐에 따라 최소값 이 나타나는 각도가 커져 우측으로 이동하고, 그 최소값은 증 가하는 것을 볼 수 있다. 앞서 언급한 바와 같이 항력 계산에 있어서  $0^{\circ} \le \theta \le 45^{\circ}$ 와  $135^{\circ} \le \theta \le 180^{\circ}$ 구간의 압력이 중요하다.  $0^{\circ} \le \theta \le 45^{\circ}$  구간에서는 Re = 40일 때와 유사 하게 r/D=0.5인 경우에 가장 낮은  $\overline{C_p}$ 를 보였다. 하지만  $135^{\circ} \le \theta \le 180^{\circ}$  구간에서는 Re = 40일 때와 달리 r/D=0.5인 경우에 다른 r/D보다 낮은  $\overline{C_p}$ 를 보였다. 따라 서 실린더의 전방과 후방의 압력 차이는 r/D=0.5에서 최소 가 되지 않았고 그로 인해  $\overline{C_{D}}$  또한 최소가 되지 않았다.

비정상 상태에서 Re = 50에서  $150 \circ z$  증가시켜 계산한 결과  $St \leftarrow Re$ 가 증가하여도 r/D가 증가하면 여전히 단순 증가하였다. 그리고  $\overline{C_D}$ 와  $\overline{C_{L,rms}}$ 의 최소값이 나타나는  $r/D \leftarrow Re$ 의 변화에 따라 고정되어 있지 않고 달라지는 특 성을 보였다.  $\overline{C_D}$ 와  $\overline{C_{L,rms}}$ 의 변화를 고려하였을 때 실린더



Fig. 14 Time averaged wall pressure coefficient at Re = 150

가 받는 유체력은 *r*/*D*의 변화에 큰 영향을 받는 것으로 판 단된다.

## 5.결 론

본 연구에서는 교량, 고층 건물, 열전달 원형 튜브 등과 같 은 실린더 형태의 구조물을 지나는 유동의 특성에 대하여 연 구를 수행하였다. 특히 실린더 단면의 형태에 따른 유체력의 변화와 유동 불안정성의 변화에 주목하여 2차원 수치 해석적 연구를 수행하였다.

정방형 실린더 모서리의 곡률반경 r을 변화 시켜가며 연 구한 결과, Re = 40일 때 r/D가 증가할수록  $C_D$ 가 낮아지 는 결과는 얻었다. 항력의 크기는 압력에 의한 힘의 영향이 마찰에 의한 영향보다 훨씬 크다. 따라서  $C_P$ 의 분포를 통해 r/D 증가에 따른  $C_D$ 의 감소를 확인하였다. 각 r/D에 대하 여 임계 Re를 구한 결과 r/D가 0.0부터 증가 할수록 임계 Re는 증가하였고, r/D=0.25에서 최대 임계 Re 값을 가 졌고 이후 다시 감소하였다. 즉, r/D=0.25에서 가장 안정 적인 유동 특성을 보였다.

Re = 50일 때 모든 r/D 에 대하여 유동은 비정상 상태가 되었다. 하지만  $\overline{C_D}$ 는 정상 상태와 유사하게 r/D의 증가에 따라 감소하였다. 또한  $\overline{C_{L,rms}}$ 는 r/D=0.25에서 최소값을 나타냈다. 임계 Re 근처의 비정상 상태 유동은 정상 상태의 유동 특성이 많이 남아 있는 것을 알 수 있었다. 하지만, Re가 증가하여 Re = 150일 때에는 정상 상태와 다르게 $\overline{C_D}$ 의 변화가 비선형적으로 나타났으며,  $\overline{C_D}$ 는r/D=0.3125에서,  $\overline{C_{L,rms}}$ 는 r/D=0.0625에서 최소값을

나타냈다. 이러한  $\overline{C_D}$ 와  $\overline{C_{L,rms}}$ 의 변화를 고려하였을 때 실 린더가 받는 유체력은 r/D의 변화에 영향을 많이 받는 것으 로 판단된다. 그리고  $\overline{C_D}$ 와  $\overline{C_{L,rms}}$ 의 최소값이 나타나는 r/D는 Re의 변화에 따라 고정되어 있지 않고 변하는 특성 을 보였다.

## 후 기

이 논문은 인하대학교의 지원과 2012년도 정부(미래창조과 학부)의 재원으로 한국연구재단의 지원을 받아 수행된 기초연 구사업임(No. 2012R1A2A2A01013019).

#### References

- 1998, Park, J., Kwon, K. and Choi, H., "Numerical simulations of flow past a circular cylinder at Reynolds numbers up to 160," *KSME Int. J.*, Vol.12, pp.1200-1205.
- [2] 1984, Bearman, P.W., Graham, J.M.R., Obasaju, E.D. and Drossopoulos, G.M., "The influence of corner radius on the forces experienced by cylindrical bluff bodies in oscillatory flow," *Appl. Ocean. Res.*, Vol.6, pp.83-89.
- [3] 2003, Dalton, C. and Zheng, W., "Numerical solutions of a viscous uniform approach flow past square and diamond cylinders," *J. Fluids Struct.*, Vol.18, pp.455-465.
- [4] 2004, Kim, D.H., Yang, K.S. and Senda, M., "Large eddy simulation of turbulent flow past a square cylinder confined in channel," *Comput. Fluids.*, Vol.33, pp.81-96.
- [5] 1986, Braza, M., Chassaing, P. and Ha, M.H., "Numerical study and physical analysis of the pressure and velocity fields in the near wake of a circular cylinder," *J. Fluid Mech.*, Vol.165, pp.79-130.
- [6] 1998, Sohankar, A., Norberg, C. and Davidson, L., "Low-Reynolds number flow around a square cylinder at incidence: study of blockage, onset of vortex shedding and outlet boundary condition," *Int. J. Numer. Methods. Fluids.*,

Vol.26, pp.39-56.

- [7] 2010, Yoon, D.H., Yang, K.S. and Choi, C.B., "Flow past a square cylinder with an angle of incidence," *Phys. Fluids.*, Vol.22, pp.043603-1-043603-12.
- [8] 2009, Lee, K., Yang, K.S. and Yoon, D.H., "Flow-induced forces on two circular cylinders in proximity," *Comput. Fluids.*, Vol.38, pp.111-120.
- [9] 2009, Lee, K. and Yang, K.S., "Flow patterns past two circular cylinders in proximity," *Comput. Fluids.*, Vol.38, pp.778-788.
- [10] 2001, Kim, J., Kim, D. and Choi, H., "An Immersed-Boundary Finite-Volume Method for simulations of flow in complex geometries," *J. Comput. Phys.*, Vol.171, pp.132-150.
- [11] 1985, Kim, J. and Moin, P., "Application of a fractional step method to incompressible Navier-Stokes equations," J. Comput. Phys., Vol.59, pp.308-323.
- [12] 2006, Yang, J. and Balaras, E., "An embedded-boundary formulation for large-eddy simulation of turbulent flows interacting with moving boundaries," *J. Comput. Phys.*, Vol.215, pp.12-40.
- [13] 1996, Saiki, E.M. and Biringen, S., "Numerical simulation of a cylinder in uniform flow: application of a virtual boundary method," *J. Comput. Phys.*, Vol.123, pp.450-465.
- [14] 2003, Kang, S.M., "Characteristics of flow over two circular cylinders in a side-by-side arrangement at low Reynolds numbers," *Phys. Fluids.*, Vol.15, pp.2486-2498.
- [15] 1994, Schumm, M., Berger, E. and Monkewitz, P.A., "Self-excited oscillations in the wake of two-dimensional bluff bodies and their control," *J. Fluid Mech.*, Vol.271, pp.17-53.
- [16] 1971, Stuart, J.T., "Nonlinear stability theory," Annu. Rev. Fluid Mech., Vol.3, pp.347-370.
- [17] 1994, Park, D.S., "Theoretical analysis of feed back control of Karman vortex shedding at slightly supercritical Reynolds numbers," *Eur. J. Mech. B-Fluids.*, Vol.13 pp.387-399.