유체역학

권현우

공군사관학교

참고문헌

- Alexandre J. Chorin and Jerrold E. Marsden, A mathematical introduction to fluid mechanics, Springer.
- Andrew J. Majda and Andrea L. Bertozzi, Vorticity and incompressible flow, Cambridge texts in applied mathematics.
- Norman Riley and Philip Drazin, The Navier-Stokes equations: a classification of flows and exact solutions, LMS.
- Vladimir Sverak, Lecture notes on fluid mechanics
- Tai-Peng Tsai, Lectures on Navier-Stokes equations, AMS.

Contents

1. 지배방정식

2. 다양한 특수해

3. Taylor-Couette 안정성

유체역학 가정

본 강의에서 다루는 유체는 다음과 같은 가정을 따른다.

- 유체의 밀도는 ρ , 유체의 속도는 \mathbf{u} , 유체에 가해지는 압력을 p로 쓴다.
- 온도의 미세한 유동은 무시한다.
- 뉴턴유체만 다룬다. 즉 응력텐서(stress tensor)가 $\nabla \mathbf{u}$ 에 비례하는 경우만 다룬다.

예제 (뉴턴유체와 비 뉴턴유체)

- 뉴턴유체의 예 : 공기, 물
- 비 뉴턴유체의 예 : 샴푸, 피, 점성이 높은 꿀

질량보존의 법칙

유체의 속도장이 ${f u}$ 라고 하자. 고정된 영역 D의 경계에서 정의된 단위법선벡터를 ${f n}$ 이라 하자. 유체의 밀도를 ho라고 하면, 유체에 유입하고 빠져나가는 양은 D에서 유체의 질량의 변화와 같다. 이를 나타내면

$$\frac{d}{dt} \int_{D} \rho \, dx = - \int_{\partial D} (\rho \mathbf{u}) \cdot \mathbf{n} \, dS$$

이 된다. 발산정리에 의하여

$$\frac{d}{dt} \int_{D} \rho \, dx = -\int_{D} \nabla \cdot (\rho \mathbf{u}) \, dx$$

가 되며 이로부터 다음의 연속방정식(continuity equation)을 얻는다.

$$\rho_t + \nabla \cdot (\rho \mathbf{u}) = 0.$$

운동량 방정식을 구하기 위하여 유체의 한 입자를 골라 그 궤적을 관찰한 것을 $\mathbf{x}(t)$ 라 하자. 이 입자는 유체의 흐름에 따라 움직이므로 입자의 속도는

$$\mathbf{x}'(t) = \mathbf{u}(\mathbf{x}(t), t)$$

이 된다. 여기서 u는 유체의 속도장이다.

운동량 방정식을 구하기 위하여 유체의 한 입자를 골라 그 궤적을 관찰한 것을 $\mathbf{x}(t)$ 라 하자. 이 입자는 유체의 흐름에 따라 움직이므로 입자의 속도는

$$\mathbf{x}'(t) = \mathbf{u}(\mathbf{x}(t), t)$$

이 된다. 여기서 u는 유체의 속도장이다.

입자에 뉴턴역학을 적용하기 위해 입자에 가해지는 힘을 F라 하면

$$\rho(\mathbf{x}(t), t)\mathbf{x}''(t) = F(\mathbf{x}(t), t)$$

이 된다. 이제 $\mathbf{x}''(t)$ 을 계산하면

$$[\mathbf{x}''(t)]^i = \partial_t u^i(\mathbf{x}(t), t) + \sum_{i=1}^3 u^i_{x_j}(\mathbf{x}(t), t)[\mathbf{x}'(t)]^j = \partial_t u^i(\mathbf{x}(t), t) + u^j \cdot u^i_{x_j}(\mathbf{x}(t), t)$$

를 얻는다. 이를 다르게 기술하면

$$\mathbf{x}''(t) = \partial_t \mathbf{u}(\mathbf{x}(t), t) + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \mathbf{u}(\mathbf{x}(t), t)$$

레이놀즈의 수송정리

W를 D의 한 영역이라 하고 $W_t = \mathbf{x}(W)$ 라 하자. 그러면

$$\frac{d}{dt} \int_{W_t} \mathbf{v} \, dx = \int_{W_t} (\partial_t \mathbf{v} + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \mathbf{v} + \mathbf{v} (\nabla \cdot \mathbf{u})) \, dx$$

레이놀즈의 수송정리

W를 D의 한 영역이라 하고 $W_t = \mathbf{x}(W)$ 라 하자. 그러면

$$\frac{d}{dt} \int_{W_t} \mathbf{v} \, dx = \int_{W_t} (\partial_t \mathbf{v} + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \mathbf{v} + \mathbf{v} (\nabla \cdot \mathbf{u})) \, dx$$

이다.

코시의 운동방정식 (1828)

f은 외부힘, T를 응력텐서라고 하면

$$\frac{d}{dt} \int_{W_t} \rho \mathbf{u} \, dx = \int_{W_t} \rho \mathbf{f} \, dx + \int_{\partial G_t} \mathbf{T} \mathbf{n} \, dx$$

이 성립한다.

레이놀즈의 수송정리

W를 D의 한 영역이라 하고 $W_t = \mathbf{x}(W)$ 라 하자. 그러면

$$\frac{d}{dt} \int_{W_t} \mathbf{v} \, dx = \int_{W_t} (\partial_t \mathbf{v} + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \mathbf{v} + \mathbf{v} (\nabla \cdot \mathbf{u})) \, dx$$

이다.

코시의 운동방정식 (1828)

f은 외부힘, T를 응력텐서라고 하면

$$\frac{d}{dt} \int_{W_{+}} \rho \mathbf{u} \, dx = \int_{W_{+}} \rho \mathbf{f} \, dx + \int_{\partial G_{+}} \mathbf{Tn} \, dx$$

이 성립한다.

발산정리와 레이놀즈 수송정리에 의하여 코시의 운동방정식은

$$\int_{W_t} \rho(\partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u}) + (\rho \mathbf{u})(\nabla \cdot \mathbf{u}) \, dx = \int_{W_t} \rho \mathbf{f} \, dx + \nabla \cdot \mathbf{T} \, dx$$

따라서 질량보존의 법칙을 사용하면

$$\rho(\partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u}) - \nabla \cdot \mathbf{T} = \rho \mathbf{f}$$

를 얻는다. 유체에 부여되는 가정에 따라 응력텐서 T의 형태가 달라진다.

따라서 질량보존의 법칙을 사용하면

$$\rho(\partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u}) - \nabla \cdot \mathbf{T} = \rho \mathbf{f}$$

를 얻는다. 유체에 부여되는 가정에 따라 응력텐서 T의 형태가 달라진다.

공기 또는 물과 같이 유체는 응력텐서가 속도장의 그래디언트에 선형관계를 가지며, 샴푸나 오일의 경우에는 비선형 관계를 만족한다.

특히 뉴턴유체의 경우 이와 같은 가정을 하는 것이 합리적이다.

$$T^{ij} = \nu \left(\partial_i u^j + \partial_j u^i - \frac{2}{3} \delta_{ij} (\nabla \cdot \mathbf{u}) \right) - \delta_{ij} p$$

이를 위 방정식에 대입하면 유체의 압축성 따라 방정식이 달라진다.

ullet (비압축성) 밀도 $ho=
ho_0>0$ 이 상수인 경우다. 따라서 연속방정식으로부터 $abla\cdot\mathbf{u}=0$ 임을 안다. 그러므로

$$\rho_0(\partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u}) = \mathbf{f} + \nu \nabla^2 \mathbf{u} - \nabla p$$

을 얻는다.

• (압축성) 압력 $p(\rho)=\rho^{\alpha}$ 라 하면 코시 운동방정식은

$$\partial_t(\rho \mathbf{u}) + \operatorname{div}(\rho \mathbf{u} \otimes \mathbf{u}) = \mathbf{f} - \nabla \rho^{\alpha} + \nu \nabla^2 \mathbf{u} + \left(1 - \frac{2}{3}\right) \nu \nabla (\operatorname{div} \mathbf{u})$$

을 만족한다. 여기서 연속방정식

$$\rho_t + \nabla \cdot (\rho \mathbf{u}) = 0$$

은 만족한다.

앞으로는 비압축성 유체에 한정해서 다룬다.

비압축성 오일러, 나비에-스토크스 방정식

• Euler 방정식

$$\begin{cases} \partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u} + \nabla p = \mathbf{f}, \\ \nabla \cdot \mathbf{u} = 0. \end{cases}$$

Navier-Stokes 방정식

$$\begin{cases} \partial_t \mathbf{u} - \nu \nabla^2 \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \mathbf{u} + \nabla p = \mathbf{f}, \\ \nabla \cdot \mathbf{u} = 0. \end{cases}$$

Bernoulli's law

정리

 (\mathbf{u},p) 가

$$\rho(\partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u} + \nabla p = 0$$

의 해라고 하자. 만약 ho가 상수이고 $\mathbf{u} =
abla \phi$ 인 ϕ 가 존재하면 각각의 시간 t에 대하여

$$p + \frac{\partial \phi}{\partial t} + \frac{1}{2} |\nabla \phi|^2 = f(t)$$

인 함수 f(t)가 존재한다.

Bernoulli's law

정리

 (\mathbf{u},p) 가

$$\rho(\partial_t \mathbf{u} + (\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u} + \nabla p = 0$$

의 해라고 하자. 만약 ho가 상수이고 $\mathbf{u} =
abla \phi$ 인 ϕ 가 존재하면 각각의 시간 t에 대하여

$$p + \frac{\partial \phi}{\partial t} + \frac{1}{2} |\nabla \phi|^2 = f(t)$$

인 함수 f(t)가 존재한다.

증명:

$$(\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u} = (\nabla \times \mathbf{u}) \times \mathbf{u} + \nabla \left(\frac{1}{2}|\mathbf{u}|^2\right),$$

$$\nabla \left(\partial_t \phi + \frac{1}{2} |\nabla \phi|^2 + p \right) = 0$$

 $\nabla \psi = 0$ 이면 ψ 는 상수함수이므로 원하는 결론을 얻는다.

문제의 상황에 따라 방정식의 좌표계를 변환하는 것이 유리할 때가 있다.

$$\mathbf{e}_r = \left(\frac{x_1}{r}, \frac{x_2}{r}, 0\right), \quad \mathbf{e}_\theta = \left(-\frac{x_2}{r}, \frac{x_1}{r}, 0\right), \quad \mathbf{e}_z = (0, 0, 1)$$
$$\partial_\theta \mathbf{e}_r = \mathbf{e}_\theta, \quad \partial_\theta \mathbf{e}_\theta = -\mathbf{e}_r$$

다음과 같은 관계식을 이용하면

$$\tan \theta = \frac{y}{x}$$
 and $x^2 + y^2 = r^2$, $x = r \cos \theta$, $y = r \sin \theta$,

아래와 같은 등식이 성립함을 확인할 수 있다.

$$\begin{split} \frac{\partial u}{\partial x} &= \frac{\partial u}{\partial r} \cos \theta - \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} \sin \theta \\ \frac{\partial u}{\partial y} &= \frac{\partial u}{\partial r} \sin \theta + \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} \cos \theta. \\ \nabla f &= \frac{\partial f}{\partial r} \mathbf{e}_r + \frac{1}{r} \frac{\partial f}{\partial \theta} \mathbf{e}_\theta. \end{split}$$

$$\nabla \cdot \mathbf{u} = \frac{1}{r} \frac{\partial (ru^r)}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial u^{\theta}}{\partial \theta} + \frac{\partial u^z}{\partial z}.$$

$$\nabla \times \mathbf{u} = \left(\frac{1}{r} \frac{\partial u_z}{\partial \theta} - \frac{\partial u_\theta}{\partial z}\right) \mathbf{e}_r + \left(\frac{\partial u_r}{\partial z} - \frac{\partial u_z}{\partial r}\right) \mathbf{e}_\theta + \frac{1}{r} \left(\frac{\partial (ru_\theta)}{\partial r} - \frac{\partial u_r}{\partial \theta}\right) \mathbf{e}_z$$

$$= \frac{1}{r} \begin{vmatrix} \mathbf{e}_r & \mathbf{e}_\theta & \mathbf{e}_z \\ \frac{\partial}{\partial r} & \frac{\partial}{\partial \theta} & \frac{\partial}{\partial z} \\ u_r & ru_\theta & u_z \end{vmatrix}$$

정의

벡터장 u에 대하여

$$\omega = \nabla \times \mathbf{u}$$

를 와도(vorticity)라고 한다.

와도는 국소적인 회전을 측정하는 수단이다.

정의

벡터장 u에 대하여

$$\omega = \nabla \times \mathbf{u}$$

를 와도(vorticity)라고 한다.

와도는 국소적인 회전을 측정하는 수단이다.

강체 회전

 $\mathbf{u}=\Omega imes \mathbf{r}$ 이라 하자. 여기서 Ω 는 상수인 각속도이고 $\mathbf{r}=(x,y,z)$ 이다. 드러면

$$\omega = \nabla \times (\Omega \times \mathbf{r}) = \Omega(\nabla \cdot \mathbf{r}) - (\Omega \cdot \nabla)\mathbf{r} = 2\Omega$$

정의

벡터장 u에 대하여

$$\boldsymbol{\omega} = \nabla \times \mathbf{u}$$

를 와도(vorticity)라고 한다.

와도는 국소적인 회전을 측정하는 수단이다.

강체 회전

 $\mathbf{u} = \Omega \times \mathbf{r}$ 이라 하자. 여기서 Ω 는 상수인 각속도이고 $\mathbf{r} = (x,y,z)$ 이다. 드러면

$$\omega = \nabla \times (\Omega \times \mathbf{r}) = \Omega(\nabla \cdot \mathbf{r}) - (\Omega \cdot \nabla)\mathbf{r} = 2\Omega$$

이다.

전단 흐름(shear flow)

 $\mathbf{u}=(ky,0,0)$ 의 와도는 $\omega=(0,0,-k)$ 이 된다. 그러나 이 전단 흐름은 대역적인 회전이 전혀 없다.

선형 소용돌이

k > 0이고 $u_r = 0$, $u_\theta = k/r$, $u_z = 0$ 라 하자. 그러면

$$\omega = \left[\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r u_{\theta}) - \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial \theta} u_r \right] \mathbf{e}_z = \frac{1}{r} \frac{\partial k}{\partial r} \mathbf{e}_z = 0$$

이다.

벡터장을 그려보면 전역적으로 회전하나, 국소적으로는 회전이 없다.

와도를 쓰면 나비에-스토크스 방정식에서 압력항을 제거할 수 있다. 이를 위해 잠시 다음의 성질들을 사용한다:

$$\begin{split} (\mathbf{u}\cdot\nabla)\mathbf{u} &= \omega\times\mathbf{u} + \nabla\left(\frac{1}{2}|\mathbf{u}|^2\right),\\ \nabla\times(\nabla\varphi) &= 0\\ \nabla\times(\mathbf{u}\times\mathbf{v}) &= (\nabla\cdot\mathbf{v} + \mathbf{v}\cdot\nabla)\mathbf{u} - (\nabla\cdot\mathbf{u} + \mathbf{u}\cdot\nabla)\mathbf{v}. \end{split}$$

와도를 쓰면 나비에-스토크스 방정식에서 압력항을 제거할 수 있다. 이를 위해 잠시 다음의 성질들을 사용한다:

$$\begin{split} (\mathbf{u}\cdot\nabla)\mathbf{u} &= \omega\times\mathbf{u} + \nabla\left(\frac{1}{2}|\mathbf{u}|^2\right),\\ \nabla\times(\nabla\varphi) &= 0\\ \nabla\times(\mathbf{u}\times\mathbf{v}) &= (\nabla\cdot\mathbf{v} + \mathbf{v}\cdot\nabla)\mathbf{u} - (\nabla\cdot\mathbf{u} + \mathbf{u}\cdot\nabla)\mathbf{v}. \end{split}$$

따라서

$$\nabla \times ((\mathbf{u} \cdot \nabla)\mathbf{u}) = \nabla \times (\omega \times \mathbf{u}) + \nabla \times \left(\nabla \frac{1}{2} |\mathbf{u}|^2\right) = \nabla \times (\omega \times \mathbf{u})$$

이고 $\nabla \cdot \mathbf{u} = 0$ 이므로

$$\nabla \times (\omega \times \mathbf{u}) = (\mathbf{u} \cdot \nabla)\omega - (\omega \cdot \nabla)\mathbf{u}$$

이로부터 와도로 기술된 나비에-스토크스 방정식이 유도된다:

$$\partial_t \omega - \nu \nabla^2 \omega + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \omega - (\omega \cdot \nabla) \mathbf{u} = \nabla \times \mathbf{f}, \quad \nabla \cdot \omega = 0$$

2차원의 경우 $\mathbf{u}=(u^1,u^2,0)$ 이면 $\omega=(0,0,\omega)$ 이기 때문에 이를 계산하면

$$\partial_t \omega - \nu \nabla^2 \omega + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \omega = \partial_1 f^2 - \partial_2 f^1$$

이 된다.

이로부터 와도로 기술된 나비에-스토크스 방정식이 유도된다:

$$\partial_t \omega - \nu \nabla^2 \omega + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \omega - (\omega \cdot \nabla) \mathbf{u} = \nabla \times \mathbf{f}, \quad \nabla \cdot \omega = 0$$

2차원의 경우 $\mathbf{u}=(u^1,u^2,0)$ 이면 $\omega=(0,0,\omega)$ 이기 때문에 이를 계산하면

$$\partial_t \omega - \nu \nabla^2 \omega + (\mathbf{u} \cdot \nabla) \omega = \partial_1 f^2 - \partial_2 f^1$$

이 된다.

Vorticity로부터 원래 flow을 다시 복구할 수 있다.

$$-\nabla^2 \mathbf{u} = \nabla \times (\nabla \times \mathbf{u}) - \nabla(\nabla \cdot \mathbf{u})$$

이 성립하고 $\nabla \cdot \mathbf{u} = 0$ 이므로

$$-\nabla^2 \mathbf{u} = \nabla \times \omega$$

를 얻는다. 따라서 그린함수를 이용하여 풀면

$$\mathbf{u}(x) = \int_{\mathbb{R}^3} \frac{1}{4\pi |x - y|} \nabla \times \omega(y) \, dy$$

를 얻는다. 여기에 부분적분을 한번 하면 비오-사바르의 법칙을 얻는다.

$$\mathbf{u}(x) = \int_{\mathbb{R}^3} \frac{1}{4\pi |x - y|} \times \omega(y) \, dy.$$

Contents

1. 지배방정식

2. 다양한 특수해

3. Taylor-Couette 안정성

Channel flow

x=0에서 압력이 p_1 이고 x=L에서 압력이 p_2 라 하고 $p_1>p_2$ 라 하자. 그리고

$$\mathbf{u}(x, y, t) = (u(x, t), 0)$$
 and $p(x, y, t) = p(x)$

라 하자. (\mathbf{u},p) 가 비압축 오일러 방정식의 해라고 하자. 그러면 $\partial_x u = 0$ 이므로 오일러 방정식은

$$\rho_0 \partial_t u = -\partial_x p$$

가 된다. 따라서 양변을 x에 관하여 미분하면 $\partial_x^2 p = 0$ 이 된다. 따라서

$$p(x) = p_1 - \left(\frac{p_1 - p_2}{L}\right)x$$

이 된다. 이를 앞선 방정식에 대입하고 계산하면

$$u(x,t) = \frac{p_1 - p_2}{\rho_0 L} t +$$
상수

가 된다.

문제의 상황에 따라 방정식의 좌표계를 변환하는 것이 유리할 때가 있다.

$$\mathbf{e}_r = \left(\frac{x_1}{r}, \frac{x_2}{r}, 0\right), \quad \mathbf{e}_\theta = \left(-\frac{x_2}{r}, \frac{x_1}{r}, 0\right), \quad \mathbf{e}_z = (0, 0, 1)$$
$$\partial_\theta \mathbf{e}_r = \mathbf{e}_\theta, \quad \partial_\theta \mathbf{e}_\theta = -\mathbf{e}_r$$

다음과 같은 관계식을 이용하면

$$an \theta = \frac{y}{x}$$
 and $x^2 + y^2 = r^2$, $x = r \cos \theta$, $y = r \sin \theta$,

아래와 같은 등식이 성립함을 확인할 수 있다.

$$\begin{split} \frac{\partial u}{\partial x} &= \frac{\partial u}{\partial r} \cos \theta - \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} \sin \theta \\ \frac{\partial u}{\partial y} &= \frac{\partial u}{\partial r} \sin \theta + \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} \cos \theta. \end{split}$$

특히

$$\nabla \cdot \mathbf{u} = \frac{1}{r} \frac{\partial (ru^r)}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial u^{\theta}}{\partial \theta} + \frac{\partial u^z}{\partial z}.$$

원기둥 좌표계

$$\nabla \times \mathbf{u} = \left(\frac{1}{r} \frac{\partial u_z}{\partial \theta} - \frac{\partial u_\theta}{\partial z}\right) \mathbf{e}_r + \left(\frac{\partial u_r}{\partial z} - \frac{\partial u_z}{\partial r}\right) \mathbf{e}_\theta + \frac{1}{r} \left(\frac{\partial (ru_\theta)}{\partial r} - \frac{\partial u_r}{\partial \theta}\right) \mathbf{e}_z$$

$$= \frac{1}{r} \begin{vmatrix} \mathbf{e}_r & \mathbf{e}_\theta & \mathbf{e}_z \\ \frac{\partial}{\partial r} & \frac{\partial}{\partial \theta} & \frac{\partial}{\partial z} \\ u_r & ru_\theta & u_z \end{vmatrix}$$

axisymmetric flow \mathbf{u} 에 대한 방정식을 한번 작성해보도록 하자.

$$\mathbf{u} = u_r(r,z)\mathbf{e}_r + u_\theta(r,z)\mathbf{e}_\theta + u_z(r,z)\mathbf{e}_z.$$

이 계산을 정리하면 다음과 같이 원기둥좌표계에서의 오일러 방정식을 유도할 수 있다:

$$\rho \left[\frac{Du^r}{Dt} - \frac{(u^{\theta})^2}{r} \right] = -\frac{\partial p}{\partial r},$$

$$\rho \left[\frac{Du^{\theta}}{Dt} - \frac{(u^{\theta})(u^r)}{r} \right] = -\frac{1}{r} \frac{\partial p}{\partial \theta},$$

$$\rho \frac{Du^z}{Dt} = -\frac{\partial p}{\partial z}.$$

여기서

$$\frac{D}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} + u^r \frac{\partial}{\partial r} + \frac{u^\theta}{r} \frac{\partial}{\partial \theta} + u^z \frac{\partial}{\partial z}$$

원기둥 좌표계에서의 나비에-스토크스 방정식은

$$\rho \left[\frac{Du^r}{Dt} - \frac{(u^{\theta})^2}{r} \right] - \nu \left(\nabla^2 u_r - \frac{u_r}{r^2} - \frac{2}{r^2} \frac{\partial u_{\theta}}{\partial \theta} \right) = -\frac{\partial p}{\partial r},$$

$$\rho \left[\frac{Du^{\theta}}{Dt} - \frac{(u^{\theta})(u^r)}{r} \right] - \nu \left(\nabla^2 u_{\theta} + \frac{2}{r^2} \frac{\partial u_r}{\partial \theta} - \frac{u_{\theta}}{r^2} \right) = -\frac{1}{r} \frac{\partial p}{\partial \theta},$$

$$\rho \frac{Du^z}{Dt} - \nu \nabla^2 v_z = -\frac{\partial p}{\partial z}.$$

여기서

$$\frac{D}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t} + u^r \frac{\partial}{\partial r} + \frac{u''}{r} \frac{\partial}{\partial \theta} + u^z \frac{\partial}{\partial z}$$
$$\nabla^2 u = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left(r \frac{\partial u}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 f}{\partial \theta^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2}.$$

Taylor-Couette flow

 Ω 가 중심이 동일한 반지름이 각각 R_1 과 R_2 인 원기둥으로 둘러싸인 공간이라고 하자. 여기서 $R_1 < R_2$ 이다. 그리고

$$u^{r} = 0, \quad u^{z} = 0, \quad u^{\theta} = \frac{A}{r} + Br,$$

라고 하자. 여기서

$$A = -\frac{R_1^2 R_2^2 (\omega_2 - \omega_1)}{R_2^2 - R_1^2} \quad \text{and} \quad B = -\frac{R_1^2 \omega_1 - R_2^2 \omega_2}{R_2^2 - R_1^2}.$$

- u는 밀도가 1인 정상 오일러 방정식의 해다.
- 와도는 $2Be_z$ 이다.
- 각각 원기둥에서의 각속도는 ω_1 , ω_2 이다. 왜냐하면 $u^{\theta}(R_1,\theta,z)=R_1\omega_1$ 이고 $u^{\theta}(R_2,\theta,z)=R_2\omega_2$ 이다.

Lamb-Oseen vortex with circulation Γ

$$u_r = 0$$
, $u_\theta = \frac{\Gamma}{2\pi r}g(r,t)$, $u_z = 0$
$$g(r,t) = 1 - e^{-r^2/4\nu t}$$

는 나비에-스토크스 방정식의 한 해다. 여기서 g는

$$\frac{\partial g}{\partial t} = \nu \left(\frac{\partial^2 g}{\partial r^2} - \frac{1}{r} \frac{\partial g}{\partial r} \right)$$

을 만족한다.

$$ru_{\theta} = \frac{\Gamma}{2\pi}g(r,t)$$

라는 관계식으로부터 대입하여 정리하면 u는 NS의 해가 됨을 알 수 있다.

이 해의 vorticity를 계산하면

$$\omega = \left(0, 0, \frac{\Gamma}{4\pi\nu t} e^{-r^2/4\nu t}\right)$$

임을 알 수 있다.

https://en.wikipedia.org/wiki/Lamb-Oseen_vortex

Poiseuille flow (푸아줴유 흐름)

반지름이 a이고 z축에 정렬된 관을 생각하자. 여기서 r=a일 때 ${\bf u}=0$ 이라고 하자. 유체에 가해지는 압력이 p=Cz라고 하자. 그리고 $u_z=u_z(r)$, $u_r=u_\theta=0$ 이라고 하자. 그러면

$$u_z(r) = -\frac{C}{4\nu}(a^2 - r^2)$$

Poiseuille flow (푸아줴유 흐름)

반지름이 a이고 z축에 정렬된 관을 생각하자. 여기서 r=a일 때 $\mathbf{u}=0$ 이라고 하자. 유체에 가해지는 압력이 p=Cz라고 하자. 그리고 $u_z=u_z(r),\,u_r=u_\theta=0$ 이라고 하자. 그러면

$$u_z(r) = -\frac{C}{4\nu}(a^2 - r^2)$$

이다.

고려하는 해는 정적인 해이고 $u_r=u_{ heta}=0$ 이고, p=Cz이므로 방정식의 z-성분을 보면

$$C = \frac{\nu}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left(r \frac{\partial u_z}{\partial r} \right)$$

이다.

r을 곱한 후

Contents

1. 지배방정식

2. 다양한 특수해

3. Taylor-Couette 안정성

Taylor-Couette flow revisited

Not covered in the exam.