# 대기과학 실험

Atmospheric science experiments

박기 현

Copyright © 2017 Park, Kie-hyun

PUBLISHED BY 경기과학고등학교

WWW.GS.HS.KR

Licensed under the Creative Commons Attribution-NonCommercial 3.0 Unported License (the "License"). You may not use this file except in compliance with the License. You may obtain a copy of the License at http://creativecommons.org/licenses/by-nc/3.0. Unless required by applicable law or agreed to in writing, software distributed under the License is distributed on an "AS IS" BASIS, WITHOUT WARRANTIES OR CONDITIONS OF ANY KIND, either express or implied. See the License for the specific language governing permissions and limitations under the License.

First printing, August 2017

# Contents

chapter\_head\_1.pdf

-1	대기 역학
제 1	Chapter대기 역학
제 1	절 좌표계 7
1.1	좌표계1 7
1.2	좌표계2 8
1.3	각운동량 보존
1.4	Pressure gradient force 9
1.5	Gravity
1.6	회전계에서의 운동 방정식 11
1.7	직각 카테시안 좌표계에서의 운동 방정식11
H	부록
Inde	·x
Bibli	ography
	Books 21
	Articles
	감사의 글

경력 21	
-------	--

## 대기 역학

## 1. 대기 역학

chapter\_head\_2.pdf

#### 제 1 절 좌표계

#### 1.1 좌표계1

관성계: 절대 좌표계 (x, y, z)

비관성계 : 회전좌표계 (x', y', z') 극좌표  $(r, \theta, z)$ 

 $(x, y, z) \rightarrow (r, \theta, z)$  에서

수평 방향은 정역학 평형 상태에 있으므로,

$$(x,y) \rightarrow (r,\theta)$$

$$\overrightarrow{F}=F_x \hat{i}+F_y \hat{j}$$
 에서  $F_x=m \frac{d^2x}{dt^2}, F_y=m \frac{d^2y}{dt^2}$  라고 할 수 있다.

$$(x,y) = (r\cos\theta, r\sin\theta)$$
 에서

 $F_r = F_x \cos \theta + F_y \sin \theta$ ,  $F_\theta = F_y \cos \theta - F_x \cos \theta$  로 나타낼 수 있다.

이를 다시 미분하면 
$$\frac{d^2t}{dt^2} = \sin\theta \frac{d^2r}{dt^2} + \cos\theta \frac{dr}{dt} + \cos\theta \frac{dr}{dt} \frac{d\theta}{dt} - r\sin\theta \frac{d^2\theta}{dt^2}$$
이다.

$$F_r = F_x \cos \theta + F_y \sin \theta = m \left( \frac{d^2 x}{dt^2} \cos \theta + \frac{d^2 y}{dt^2} \sin \theta \right)$$

$$F_{\theta} = F_{y} \cos \theta - F_{x} \cos \theta = m \left( \frac{d^{2}y}{dt^{2}} \cos \theta - \frac{d^{2}x}{dt^{2}} \cos \theta \right)$$

정리하면,

$$F_r = m \left[ \frac{d^2 r}{dt^2} - r \left( \frac{d\theta}{dt} \right)^2 \right]$$
  $\Leftrightarrow$   $-r \left( \frac{d\theta}{dt} \right)^2 \to$  Centrifugal force  $F_\theta = m \left[ r \frac{d^2 \theta}{dt^2} + 2 \frac{dr}{dt} \frac{d\theta}{dt} \right]$   $\Leftrightarrow$   $+ 2 \frac{dr}{dt} \frac{d\theta}{dt} \to$  Coriolis force

#### 1.2 좌표계2

$$(x, y) \rightarrow (x', y')$$

$$\overrightarrow{F} = F_x \hat{i} + F_y \hat{j}$$
에서  $F_x = m \frac{d^2 x}{dt^2}$ ,  $F_y = m \frac{d^2 y}{dt^2}$  라고 할 수 있다.

$$x' = x\cos\Omega t + y\sin\Omega t, y' = -x\sin\Omega t + y\cos\Omega t$$

$$\overrightarrow{F} = F_{x'}\hat{i} + F_{y'}\hat{j}$$

$$F_{x'} = F_x \cos\Omega t + F_y \sin\Omega t = m \left( \frac{d^2x}{dt^2} \cos\Omega t + \frac{d^2y}{dt^2} \sin\Omega t \right)$$

$$F_{y'} = -F_x \sin\Omega t + F_y \cos\Omega t = m \left( -\frac{d^2x}{dt^2} \sin\Omega t + \frac{d^2y}{dt^2} \cos\Omega t \right)$$

정리하면, 
$$F_{x'} = m \left( \frac{d^2x}{dt^2} F_x - 2\Omega \right) \frac{dy}{dt} - 2\Omega^2 x'$$

$$F_{y'} = m \left( \frac{d^2 y}{dt^2} F_x + 2\Omega \right) \frac{dx}{dt} - 2\Omega^2 y'$$

$$x' = x \cos \Omega t + y \sin \Omega t DXt,$$

$$\frac{dx'}{dt} = \frac{dx}{dt}\cos\Omega t - x\sin\Omega t + \frac{dy}{dt}\sin\Omega t + y\cos\Omega t$$

1 좌표계 9

$$\frac{d^2x}{dt^2} = \cos\theta \frac{d^2r}{dt^2} - \sin\theta \frac{dr}{dt} - \sin\theta \frac{dr}{dt} \frac{d\theta}{dt} - r\cos\theta \frac{d^2\theta}{dt^2}$$

$$y = r \sin \theta$$

$$\frac{dy}{dt} = \sin\theta \frac{dr}{dt} + r\cos\theta \frac{d\theta}{dt}$$

$$\frac{d^2t}{dt^2} = \sin\theta \frac{d^2r}{dt^2} + \cos\theta \frac{dr}{dt} + \cos\theta \frac{dr}{dt} \frac{d\theta}{dt} - r\sin\theta \frac{d^2\theta}{dt^2}$$

여기까지 수정 요함...

### 1.3 각운동량 보존

$$\frac{d\theta}{dt} = \Omega$$

$$r\frac{d\theta}{dt} = r\Omega = \mathbf{u}_{\theta}$$

$$\frac{dr}{dt} = v_r$$

$$\frac{d}{dt}r^{2}\Omega = 2r\frac{dr}{dt}\Omega + r^{2}\frac{d\Omega}{dt} = r\left(r\frac{d\Omega}{dt} + 2\frac{dr}{dt}\Omega\right)$$

$$rF_{\theta} = m\frac{d}{dt} \left( r^2 \Omega \right)$$

$$r^2\Omega = \text{const}$$

$$r(r\Omega = ru_{\theta} = const$$

$$R_1v_1 = R_2v_2$$

#### 1.4 Pressure gradient force

$$dV = dx \cdot dy \cdot dz$$

$$F_x = P \cdot \Delta y \cdot \Delta z - (P + \Delta P) \, \Delta y \cdot \Delta z$$

$$F_{x} = -\Delta P \cdot \Delta y \cdot \Delta z$$

$$\frac{\Delta y}{\Delta x} = \frac{f(x + \Delta x) - f(x)}{\Delta x}$$

$$f'(x) = \lim \frac{\Delta y}{\Delta x} = \frac{f(x + \Delta x) - f(x)}{\Delta x}$$

$$z = f(x, y)$$

$$y = b \to \exists z \forall \delta$$

$$\frac{\partial z}{\partial x} = \lim_{\Delta x \to 0} \frac{\Delta z}{\Delta x} = \frac{f(x + \Delta x, b) - f(x, b)}{\Delta x}$$

$$\frac{\partial z}{\partial y} = \lim_{\Delta y \to 0} \frac{\Delta z}{\Delta y} = \frac{f(y + \Delta y, b) - f(y, b)}{\Delta y}$$

$$\Delta z = \frac{\partial z}{\partial x} \Delta x + \frac{\partial z}{\partial y} \Delta y$$

$$dz = \frac{\partial z}{\partial x} \Delta x + \frac{\partial z}{\partial y} \Delta y$$

$$dz = \frac{\partial z}{\partial x} \Delta x + \frac{\partial z}{\partial y} \Delta y$$

$$\Delta T = \frac{\partial T}{\partial t} \Delta t + \frac{\partial T}{\partial x} \Delta x + \frac{\partial T}{\partial y} \Delta y + \frac{\partial T}{\partial z} \Delta z$$

$$F_{x} = -\Delta P \cdot \Delta y \cdot \Delta z = \frac{\partial P}{\partial x} \cdot \Delta x \cdot \Delta y \cdot \Delta z$$

$$F_{y} = -\Delta P \cdot \Delta x \cdot \Delta y = \frac{\partial P}{\partial y} \cdot \Delta x \cdot \Delta y \cdot \Delta z$$

$$\rho = \frac{m}{\Delta x \cdot \Delta y \cdot \Delta z}$$

$$\frac{F_{x}}{m} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial P}{\partial x}$$

 $\frac{F}{m} = -\frac{1}{\rho} \left( \frac{\partial P}{\partial x} i + \frac{\partial P}{\partial y} j + \frac{\partial P}{\partial z} k \right) = -\frac{1}{\rho} \nabla P$ 

#### 1.5 Gravity

1 좌표계 11

#### 1.6 회전계에서의 운동 방정식

$$\Delta T = \frac{\partial T}{\partial t} \Delta t + \frac{\partial T}{\partial x} \Delta x + \frac{\partial T}{\partial y} \Delta y + \frac{\partial T}{\partial z} \Delta z$$

이 식을  $\Delta T$ 로 나누고 0으로 극한을 취하면,

$$\lim_{\Delta t \to 0} \frac{\Delta T}{\Delta t} = \frac{DT}{Dt} = \frac{\partial T}{\partial t} + \frac{\partial T}{\partial x} \frac{Dx}{Dt} + \frac{\partial T}{\partial y} \frac{Dy}{Dt} + \frac{\partial T}{\partial z} \frac{Dz}{Dt}$$

$$\frac{Dx}{Dt} \equiv u, \frac{Dy}{Dt} \equiv v, \frac{Dz}{Dt} \equiv w,$$
 라고 정의하면

$$\frac{DT}{Dt} = \frac{\partial T}{\partial t} + \left(u\frac{\partial T}{\partial x} + v\frac{\partial T}{\partial y} + w\frac{\partial T}{\partial z}\right) = \frac{\partial T}{\partial t} + U \cdot \nabla T$$

여기에서 U = iu + jv + kw 3차원 속도 벡터 이다.

회전계에서의 운동방정식을 유도하면, 
$$\frac{DU}{Dt} = -2\Omega \times U - \frac{1}{\rho} \nabla p + g + F_r$$

와 같이 나타낼 수 있다.

#### 1.7 직각 카테시안 좌표계에서의 운동 방정식

$$rac{DU}{Dt} = -2\Omega \times U - rac{1}{
ho} \nabla p + g + F_r \text{ and } T$$

먼저 전향력 성분을 나누어 보면,

$$\Omega_x = 0$$
,  $\Omega_y = \Omega \cos \phi$ ,  $\Omega_z = \blacksquare \sin \phi$  이다.

$$-2\Omega \times U = -2 \begin{vmatrix} i & j & k \\ 0 & \Omega \cos \phi & \Omega \sin \phi \\ u & v & w \end{vmatrix} = -2(2\Omega \times \cos \phi - 2\Omega \times \sin \phi i - 2\Omega \times \sin \phi j + 2\Omega \times \sin \phi i - 2\Omega \times \sin$$

 $u \cos \phi k$ 

로 나타낼 수 있다.

그리고 기압경도력을 나누어 보면, 
$$\nabla p = i \frac{\partial P}{\partial x} + j \frac{\partial P}{\partial y} + k \frac{\partial P}{\partial z}$$

중력은 
$$g = -gk$$

# 부록

Index	15
Bibliography	21
Books	
Articles	
간사이 극	

경력

### Index

chapter\_head\_2.pdf

A 2-D Gridded Shallow Water Model, 55

A Simple 1-D Ice Sheet Flow Model, 51

basemap, 14, 18

Corollaries, 31

Iterative Runaway Ice-Albedo Feedback Model,

47

Model Description, 57

Numpy, 14

Paragraphs of Text, 9

Propositions

Several Equations, 32

Python 기초, 13

Python 설치, 13

Python 소개, 12

Theorems, 14

Time-Stepping Naked Planet Model, 41

과학 측정, 9

관측과 측정, 9

관측자료 기입, 30

단열선도 사용 실례, 27

단열선도를 이용한 대기 안정도 분석, 28

대기과학 기초, 9

목적, 9

빗방울의 낙하 속도, 23

일기도, 30

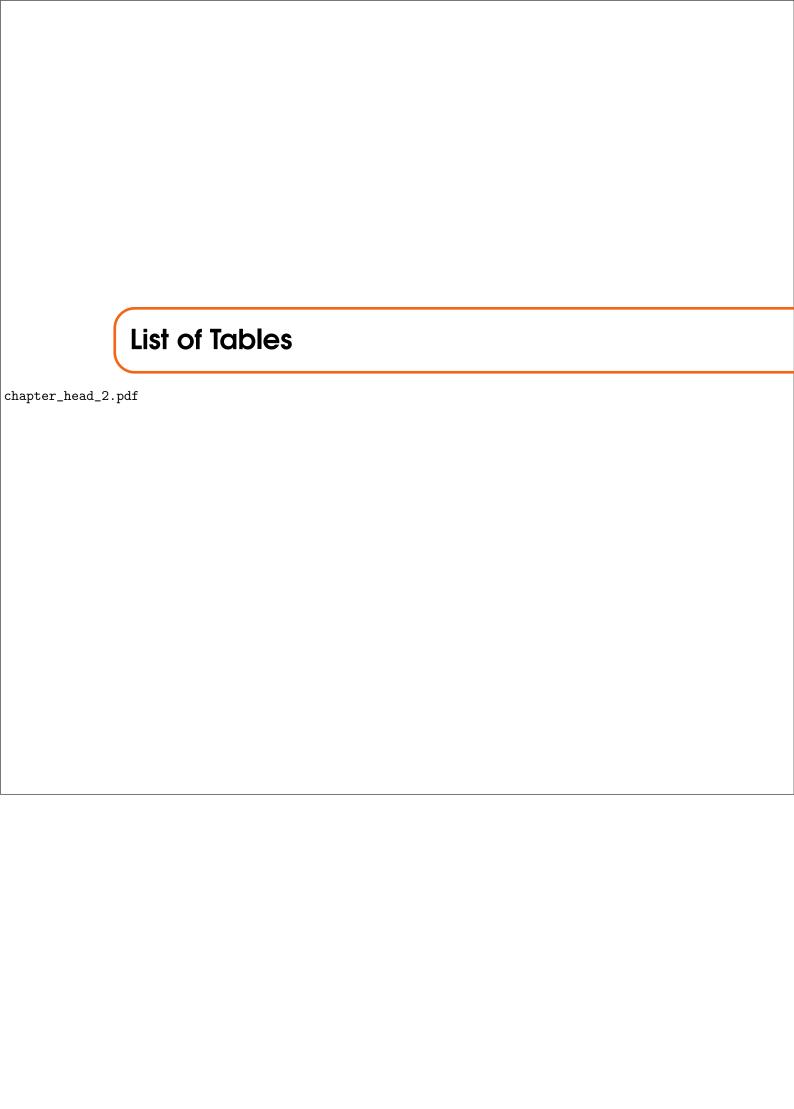
일기도 그리기, 30

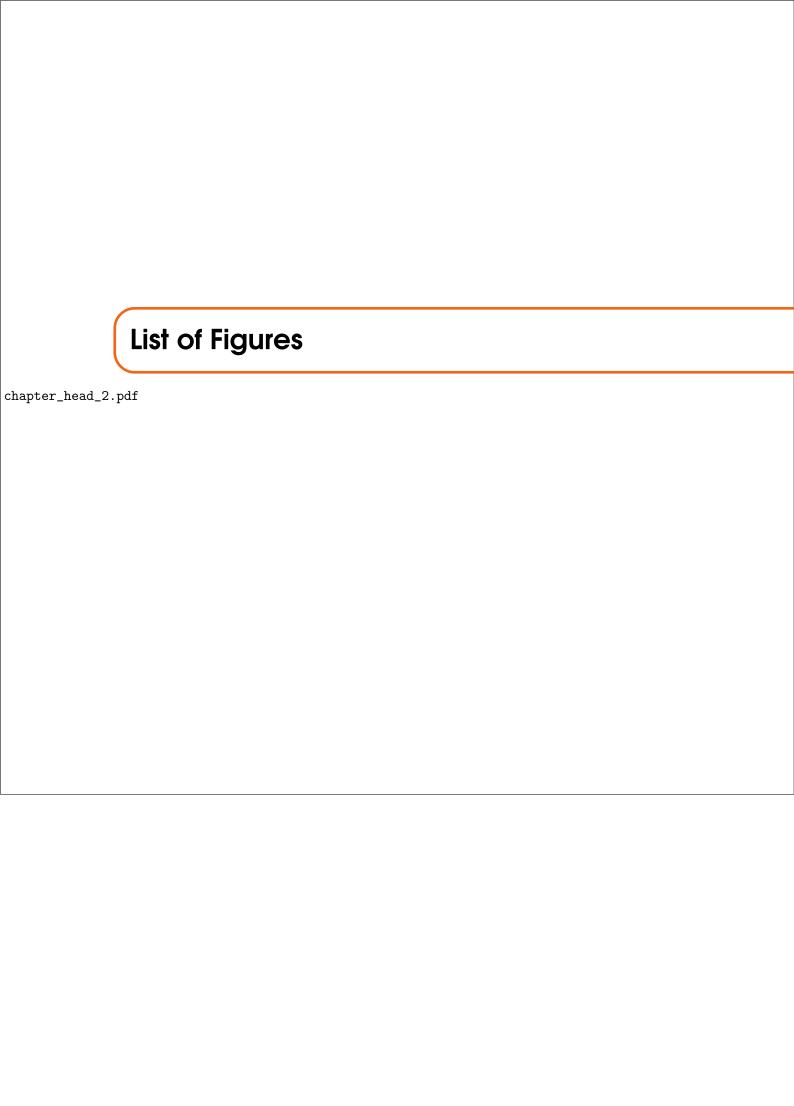
일기도 모양의 지도 그리기, 38

일기도 분석, 31

지도 그리기, 37

파이썬 라이브러리, 14







chapter\_head\_2.pdf

### **Books**

### **Articles**

정말 감사합니다.

•