STEADY STATE:

$$\nabla \cdot \nabla T = 0$$

$$\int_{V} \nabla \cdot \nabla T \, dV = 0$$

$$\int_{A} \nabla T \cdot d\vec{A} = 0$$

$$\sum_{k=e,w,s,n} \nabla T_{k} \cdot \overrightarrow{A_{k}} = 0$$

$$\begin{split} & \mu \varepsilon \\ & \overrightarrow{A_e} = r_e \delta r \overrightarrow{e_x} \\ & \overrightarrow{A_w} = -r_w \delta r \overrightarrow{e_x} \\ & \overrightarrow{A_s} = -r_s \delta x \overrightarrow{e_r} \\ & \overrightarrow{A_n} = r_n \delta x \overrightarrow{e_r} \\ & \kappa \alpha \iota \\ & \nabla T_e = \left(\frac{\partial T}{\partial x}\right)_e = \frac{T_E - T_P}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \\ & \nabla T_w = \left(\frac{\partial T}{\partial x}\right)_w = \frac{T_P - T_W}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \\ & \nabla T_s = \left(\frac{\partial T}{\partial r}\right)_s = \frac{T_P - T_S}{\delta r} \overrightarrow{e_r} \\ & \nabla T_n = \left(\frac{\partial T}{\partial r}\right)_v = \frac{T_N - T_P}{\delta r} \overrightarrow{e_r} \end{split}$$

Άρα

$$\begin{split} \sum_{k=e,w,s,n} \nabla T_{\mathbf{k}} \cdot \overrightarrow{A_k} &= -T_P \left(\frac{r_e \delta r}{\delta x} + \frac{r_w \delta r}{\delta x} + \frac{r_n \delta x}{\delta r} + \frac{r_s \delta x}{\delta r} \right) + T_E \frac{r_e \delta r}{\delta x} \\ &+ T_W \frac{r_w \delta r}{\delta x} \\ &+ T_S \frac{r_s \delta x}{\delta r} \\ &+ T_N \frac{r_n \delta x}{\delta r} \end{split}$$

Θέτω:

$$a_E = \frac{r_e \delta r}{\delta r}$$

$$a_{W} = \frac{r_{w} \delta r}{\delta x}$$

$$a_{S} = \frac{r_{S} \delta x}{\delta r}$$

$$a_{N} = \frac{r_{n} \delta x}{\delta r}$$

$$a_{P} = \sum_{k=e,w,s,n} a_{k}$$

Άρα:

$$\sum_{k=e,w,s,n} \nabla T_k \cdot \overrightarrow{A_k} = -T_P a_P + \sum_{k=e,w,s,n} a_k T_k = 0$$

$$T_P a_P = T_E a_E + T_W a_W + T_S a_S + T_N a_N$$

ΣΥΝΟΡΙΑΚΕΣ ΣΥΝΘΗΚΕΣ:

 $\nabla T_i = \gamma \nu \omega \sigma \tau \dot{0} \dot{\eta} T_i = \gamma \nu \omega \sigma \tau \dot{0}$

DIRICHLET:

$$T_i = \gamma \nu \omega \sigma \tau \acute{o}$$

• NEUMANN:

$$\nabla T_i = 0$$

• MIXED:

$$k\nabla T_i = h(T_{\infty} - T_i) \rightarrow \nabla T_i = \frac{h}{k}(T_{\infty} - T_i), T_i = \frac{T_i + T_{\infty}}{2}$$

• DIRICHLET:

$$T_i = \gamma \nu \omega \sigma \tau \acute{o}$$

Πχ Η θερμοκρασία στο νότιο σύνορο είναι σταθερή:

$$T_s = \gamma \nu \omega \sigma \tau \acute{o} = T_0$$

$$\int \nabla \cdot \nabla T \, dV = \sum_{k=e,w,s,n} \nabla T_k \cdot \overrightarrow{A_k}$$

$$\begin{split} &= \frac{T_E - T_P}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \cdot r_e \delta r \overrightarrow{e_x} + \frac{T_P - T_W}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \cdot (-r_w \delta r \overrightarrow{e_x}) + \frac{T_P - T_0}{\delta r / 2} \overrightarrow{e_r} \cdot (-r_s \delta x \overrightarrow{e_r}) \\ &\quad + \frac{T_N - T_P}{\delta r} \overrightarrow{e_r} \cdot r_n \delta x \overrightarrow{e_r} \\ &= T_E \frac{r_e \delta r}{\delta x} + T_W \frac{r_w \delta r}{\delta x} + T_N \frac{r_n \delta x}{\delta r} - T_P \left(\frac{r_e \delta r}{\delta x} + \frac{r_w \delta r}{\delta x} + \frac{r_n \delta x}{\delta r} + 2 \frac{r_s \delta x}{\delta r} \right) \\ &\quad + 2T_0 \frac{r_s \delta x}{\delta r} = \sum_{k=e,w,n} a_k T_k - (a_P + a_s) T_P + 2T_0 a_s \\ &\quad \nabla \cdot \nabla T = \sum_{k \neq s} a_k T_k - (a_P + a_s) T_P + 2T_0 a_s \end{split}$$

Γενικά:

$$\int \nabla \cdot \nabla T \, dV = \sum_{k \neq b} a_k T_k - (a_P + a_b) T_P + 2T_0 a_b$$

όπου b, η κατεύθυνση της συνοριακής πλευράς

NEUMANN:

$$\nabla T_i = 0$$

Πχ αδιαβατικό νότιο σύνορο , $\nabla T_s = 0$

$$\begin{split} \nabla \cdot \nabla T &= \sum_{k=e,w,s,n} \nabla T_{\mathbf{k}} \cdot \overrightarrow{A_k} = \sum_{k=e,w,n} \nabla T_{\mathbf{k}} \cdot \overrightarrow{A_k} \\ &= \frac{T_E - T_P}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \cdot r_e \delta r \overrightarrow{e_x} + \frac{T_P - T_W}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \cdot (-r_w \delta r \overrightarrow{e_x}) + \frac{T_N - T_P}{\delta r} \overrightarrow{e_r} \cdot r_n \delta x \overrightarrow{e_r} \\ &= T_E \frac{r_e \delta r}{\delta x} + T_W \frac{r_w \delta r}{\delta x} + T_N \frac{r_n \delta x}{\delta r} - T_P \left(\frac{r_e \delta r}{\delta x} + \frac{r_w \delta r}{\delta x} + \frac{r_n \delta x}{\delta r} \right) \\ &= \sum_{k=e,w,n} a_k T_k - (a_P - a_S) T_P \end{split}$$

Γενικά:

$$\int \nabla \cdot \nabla T \, dV = \sum_{k \neq b} a_k T_k - (a_P - a_b) T_P$$

• MIXED:

$$k\nabla T_i = h(T_{\infty} - T_i) \rightarrow \nabla T_i = \frac{h}{k}(T_{\infty} - T_i)$$

Πχ μεταφορά θερμότητας με συναγωγή στο νότιο σύνορο $\nabla T_{\rm S} = \frac{h}{k} (T_{\infty} - T_{\rm S})$

$$\begin{split} \nabla \cdot \nabla T &= \sum_{k=e,w,s,n} \nabla T_k \cdot \overrightarrow{A_k} \\ &= \frac{T_E - T_P}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \cdot r_e \delta r \overrightarrow{e_x} + \frac{T_P - T_W}{\delta x} \overrightarrow{e_x} \cdot (-r_w \delta r \overrightarrow{e_x}) \\ &+ \frac{h}{k} (T_\infty - T_s) \overrightarrow{e_r} \cdot (-r_s \delta x \overrightarrow{e_r}) + \frac{T_N - T_P}{\delta r} \overrightarrow{e_r} \cdot r_n \delta x \overrightarrow{e_r} \\ &= T_E \frac{r_e \delta r}{\delta x} + T_W \frac{r_w \delta r}{\delta x} + T_N \frac{r_n \delta x}{\delta r} - T_P \left(\frac{r_e \delta r}{\delta x} + \frac{r_w \delta r}{\delta x} + \frac{r_n \delta x}{\delta r} \right) + T_\infty \frac{h}{k} A_s \\ &- T_s \frac{h}{k} A_s = \left(T_s = \frac{T_\infty + T_P}{2} \right) \\ T_E \frac{r_e \delta r}{\delta x} + T_W \frac{r_w \delta r}{\delta x} + T_N \frac{r_n \delta x}{\delta r} - T_P \left(\frac{r_e \delta r}{\delta x} + \frac{r_w \delta r}{\delta x} + \frac{r_n \delta x}{\delta r} \right) + T_\infty \frac{h}{k} A_s \\ &= T_E \frac{r_e \delta r}{\delta x} + T_W \frac{r_w \delta r}{\delta x} + T_N \frac{r_n \delta x}{\delta r} - T_P \left(\frac{r_e \delta r}{\delta x} + \frac{r_w \delta r}{\delta x} + \frac{r_n \delta x}{\delta r} + \frac{h}{2k} A_s \right) \\ &+ T_\infty \frac{h}{2k} A_s \\ &= \sum_{k=e,w,n} a_k T_k - (a_P - a_S + \frac{h}{2k} A_S) T_P + T_\infty \frac{h}{2k} A_s \end{split}$$

Γενικά:

$$\int \nabla \cdot \nabla T \, dV = \sum_{k \neq b} a_k T_k - (a_P - a_b + \frac{h}{2k} A_b) T_P + T_\infty \frac{h}{2k} A_b$$

UNSTEADY STATE:

$$d\nabla \cdot \nabla T = \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$d\int_{V} \nabla \cdot \nabla T \, dV = \int_{V} \frac{\partial T}{\partial t} \, dV$$

$$d\int_{A} \nabla T \cdot d\vec{A} = \frac{\partial T}{\partial t} \int_{V} dV$$

$$\frac{\partial T}{\partial t} \delta V = d \sum_{k=a,w \in T} \nabla T_{k} \cdot \overrightarrow{A_{k}}$$

$$\frac{dT_P}{dt} = \frac{d}{\delta V} \sum_{k=\rho, w, s, n} \nabla T^n_k \cdot \overrightarrow{A_k} = F(\overrightarrow{T^n}) \qquad (EXPLICIT)$$

Οι εκφράσεις της $\sum_{k=e,w,s,n} \nabla T^n_k \cdot \overrightarrow{A_k}$ για όλες τις περιπτώσεις των συνοριακών τοιχωμάτων, έχουν βρεθεί από την ανάλυση του μόνιμου φαινομένου

ΓΙΑ ΕΣΩΤΕΡΙΚΉ ΚΥΨΕΛΗ:

$$F(\overrightarrow{T^n}) = \frac{d}{\delta V} (-T^n{}_P a_P + \sum_{k=e,w,s,n} a_k T^n{}_k)$$

ΓΙΑ ΣΥΝΟΡΙΑΚΗ ΚΥΨΕΛΗ ΜΕ ΑΓΩΓΗ:

$$F(\overrightarrow{T^n}) = \frac{d}{\delta V} \left(\sum_{k \neq b} a_k T^n_k - (a_P + a_b) T^n_P + 2T_0 a_b \right)$$

• ΓΙΑ ΣΥΝΟΡΙΑΚΗ ΚΥΨΕΛΗ ΜΕ ΣΥΝΑΓΩΓΗ:

$$F(\overrightarrow{T^n}) = \frac{d}{\delta V} \left(\sum_{k \neq h} a_k T^n_k - (a_P - a_b + \frac{h}{k} A_b) T^n_P + T_\infty \frac{h}{k} A_b \right)$$

• ΓΙΑ ΣΥΝΟΡΙΑΚΗ ΚΥΨΕΛΗ ΜΕ ΑΔΙΑΒΑΤΙΚΑ ΤΟΙΧΩΜΑΤΑ:

$$F(\overrightarrow{T^n}) = \frac{d}{\delta V} \left(\sum_{k \neq b} a_k T^n_k - (a_P - a_b) T^n_P \right)$$

ΣΥΝΟΛΙΚΑ:

$$F(\overrightarrow{T^n}) = \frac{d}{\delta V} \left(\sum_{k \neq b} a_k T^n_{\ k} - a_P T^n_{\ P} \right) + F'(\overrightarrow{T^n})$$

'ОПОҮ:

$$F'(\overrightarrow{T^n}) = \begin{cases} (-a_b T^n_{P} + 2T_0 a_b) \frac{d}{\delta V}, A \Gamma \Omega \Gamma H \\ -a_b T^n_{P} \frac{d}{\delta V}, A \Delta I A B A T I K A T O I X \Omega M A T A \\ \left(a_b T^n_{P} - \frac{h}{k} A_b T^n_{P} + T_\infty \frac{h}{k} A_b\right) \frac{d}{\delta V}, \Sigma Y N A \Gamma \Omega \Gamma H \end{cases}$$

ΠΡΕΠΕΙ ΝΑ ΛΥΣΩ ΤΟ ΣΥΣΤΗΜΑ:

$$\frac{d}{dt}(\overrightarrow{T_P}) = F(\overrightarrow{T^n})$$

Η πιο απλή μέθοδος, είναι η μέθοδος Euler:

$$\overrightarrow{T^{n+1}} = \overrightarrow{T^n} + \delta t \cdot F(\overrightarrow{T^n})$$

Συνθήκη τερματισμού:

Το φαινόμενο έχει τελειώσει όταν $\frac{\partial T}{\partial x}=0$, δηλαδή όταν:

$$abla \cdot
abla T = 0$$

$$\rightarrow \sum_{k=e,w,s,n}
abla T_{\mathbf{k}} \cdot \overrightarrow{A_k} = 0, \forall \kappa v \psi έλ \eta$$

Άρα πρέπει:

$$\begin{split} \sum_{k=e,w,s,n} \nabla \overrightarrow{T}_k \cdot \overrightarrow{A}_k &= 0 \\ \rightarrow F_{ij}(\overrightarrow{T^n}) &= 0 \quad , \forall \; \kappa \nu \psi \acute{\epsilon} \lambda \eta \; (i,j) \\ \rightarrow residual \left(\overrightarrow{F}(\overrightarrow{T^n}) \right) &= \left| \left| \overrightarrow{F}(\overrightarrow{T^n}) \right| \right| = 0 \\ \rightarrow & \\ & \int \sum_{i}^{N} \sum_{j}^{M} \left(\overrightarrow{F}\left(\overrightarrow{T_{ij}}^{n+1} \right) - \overrightarrow{F}\left(\overrightarrow{T_{ij}}^{n} \right) \right)^{\max(N,M)} \\ \rightarrow & \\ & \int \sum_{i}^{N} \sum_{j}^{M} \left(\overrightarrow{F}\left(\overrightarrow{T_{ij}}^{n+1} \right) - \overrightarrow{F}\left(\overrightarrow{T_{ij}}^{n} \right) \right)^{\max(N,M)} \\ \rightarrow & \\ & \\ & \rightarrow & \\ \end{split}$$

Κλάσεις και συναρτήσεις που χρησιμοποιούνται:

```
class boundary{
   public:
   int category_; // κατηγορία συνοριακής συνθήκης (CONDUCTION, CONVECTION, ADIABATIC)
   std::vector <double> values_; // Διάνυσμα με όλα τα απαραίτητα μεγέθη της συνοριακής
   συνθήκης (θερμοκρασια, συντελεστής συναγωγιμότητας)
   boundary(int category, std::vector <double> values) // constructor
   :category_(category), values_(values){}
   boundary() = default;
   boundary(const boundary &other) = default;
   ~boundary() = default;
};
```

```
class UnsteadyState{
   public:
   int N_; // αριθμός διαίρεσης του πλέγματος στην x κατεύθυνση
   int M_; // αριθμός διαίρεσης του πλέγματος στην r κατεύθυνση
   mesh mesh ; // πλέγμα
   double dt_; // χρονικό βήμα
   double residual_;
   double error_; // μικρότερη δυνατή τιμή του residual, την επιλέγει ο χρήστης
   boundary boundaries_[4]; //οι 4 συνοριακές συνθήκες

UnsteadyState(int N, int M, double T_initial, boundary bound[4], double error) //
constructor
   :N_(N), M_(M), dt_(0.05*dt_min(maxInt(N,M))), error_(error)
   {
        mesh mymesh(N,M,T_initial);
        mesh_ = mymesh;
        for (int i = 0; i < 4; i++)
        {
            boundaries_[i] = bound[i]; // γέμισμα των συνοριακών συνθηκών με array 'bound[]'
            το οποίο φτιάχνεται μέσα στην main
            }
            Residual();
        }
        }
        Residual();
    }
}</pre>
```

```
// συνάρτηση που τυπώνει όλη την πορεία των θερμοκρασιών όλων των κυψελών του πλέγματος για
κάθε χρονική στιγμή, σε αρχείο .dat
void RungeKutta1st(std::string datFile){
```

Παράδειγμα χρήσης:

```
int main (){
    std::vector <double> vnorth = {0}; // στοιχεία συνοριακής συνθήκης στο άνω μέρος
    (αδιαβατικά τοιχώματα)
    std::vector <double> vsouth = {0}; // στοιχεία συνοριακής συνθήκης στο κάτω μέρος
    (αδιαβατικά τοιχώματα)
    std::vector <double> veast = {T_inf,h}; // στοιχεία συνοριακής συνθήκης στο δεξί μέρος
    (συναγωγή με ρευστό θερμοκρασίας T_inf και συναγωγιμότητας h)
    std::vector <double> vwest = {T_inf,h}; // στοιχεία συνοριακής συνθήκης στο αριστερό μέρος
    (συναγωγή με ρευστό θερμοκρασίας T_inf και συναγωγιμότητας h)

    // επεσήμανση είδους συνοριακής συνθήκης σε κάθε μια από τις 4 κατευθύνσεις
    boundary north(ADIABATIC, vnorth);
    boundary south(ADIABATIC, vsouth);
    boundary seat(CONVECTION, vwest);
    // γέμισμα του πίνακα με τις συνοριακές συνθήκες
    boundary myboundaries[4] = {north, south, east, west};

    // μελέτη περίπτωσης, πρακτικά 1D προβλήματος, αφού έχω αδιαβατικά τοιχώματα πάνω και κάτω
    //Αριθμός διαίρεσης πλέγματος στην αξονική κατεύθυνση
    int M = 50;

    // Δημιουργία κλάσης του προβλήματος, όπου:
    //Τ_0: η αρχική θερμοκρασία κάθε κυψέλης για χρόνο t = 0
    //1ε-4: επιθυμητή τιμή του residual
    UnsteadyState dummyProblem1(2, M, T_0, myboundaries,1e-4);

    //Υπολογιστική λύση στο σημέιο x = L/2
    dummyProblem1.RungeKuttalst_point("test.dat");

    //Υπολογιστική λύση στο σημέιο x = L/2
    theoritical_transient_conduction(L/2, "theoritical_results.dat");

    return 0;
```