

Les défis du passage au calcul massivement parallèle et aux machines pétaflopiques : cas de la résolution des équations de Navier-Stokes à faible nombre de Mach

Séminaire de l'IDRIS - 27/01/2011

V. Moureau CNRS-CORIA, UMR 6614, Rouen

Plan

▶ Introduction

- Présentation du CORIA
- Contexte
- Présentation de YALES2
- Quelques applications de YALES2
- Une autre application : DNS du brûleur PRECCINSTA

▶ Les défis du passage au calcul massivement parallèle

- Génération et gestion des maillages de grande taille
- Résolution des équations de Navier-Stokes à faible nombre de Mach
- Schémas volumes finis du 4^{ème} ordre

Conclusions & perspectives

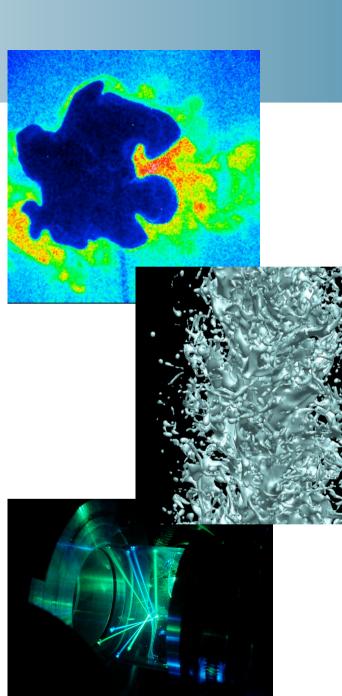
Présentation du CORIA

http://www.coria.fr

Overview



- ▶ Located in Rouen (1h from Paris)
- Key figures
 - 180 employees
 - 56 senior researchers
- ▶ 3 departments
 - Reactive flows
 - Turbulence, atomization and sprays
 - Optics and lasers
- **▶** Combustion modeling team
 - In the reactive flows department
 - 6 researchers
 - Prof Luc Vervisch
 - Dr Pascale Domingo
 - Dr Vincent Moureau
 - Dr Guillaume Ribert
 - Dr Ghislain Lartigue
 - Prof Yves D'Angelo



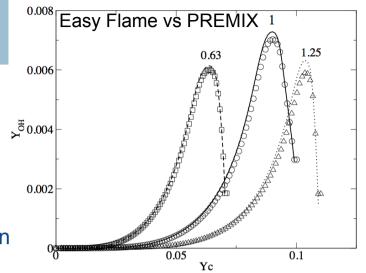
Combustion modeling team

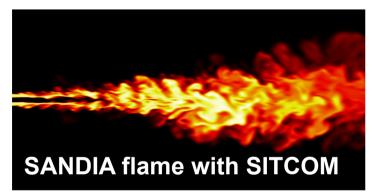
3 main activities with 3 codes

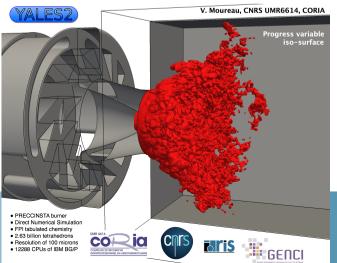
- Easy flame L. Vervisch, P. Domingo, G. Ribert
 - Chemistry table generation
 - Development of new strategies for chemistry tabulation like the Multi-dimensional Flamelet Manifolds method



- Structured code for massively parallel LES and DNS
- Used for model development
- YALES2 V. Moureau, G. Lartigue, D. Taieb
 - Unstructured code for massively parallel LES and DNS
 - Used for model development and engineering





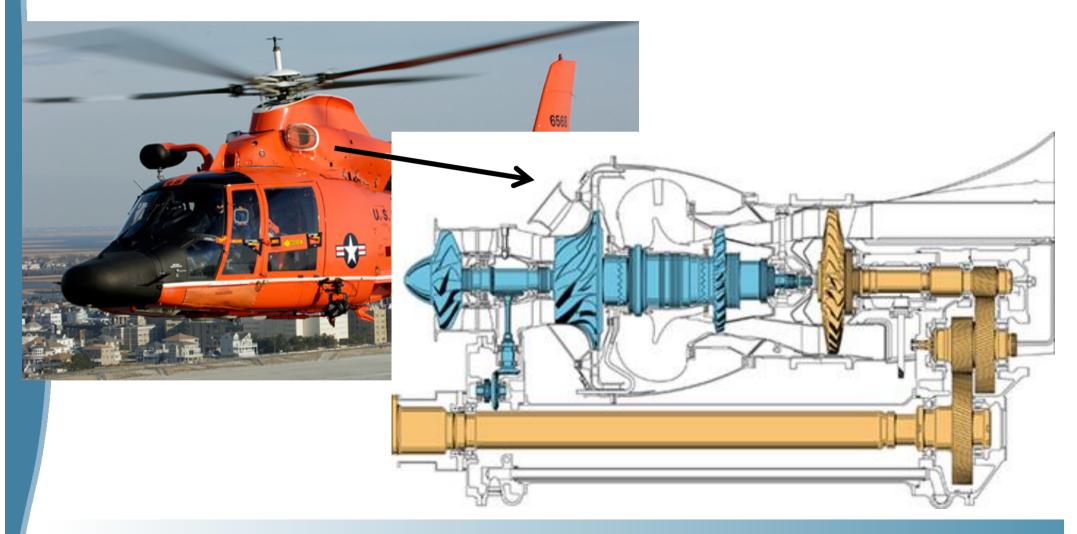




Contexte

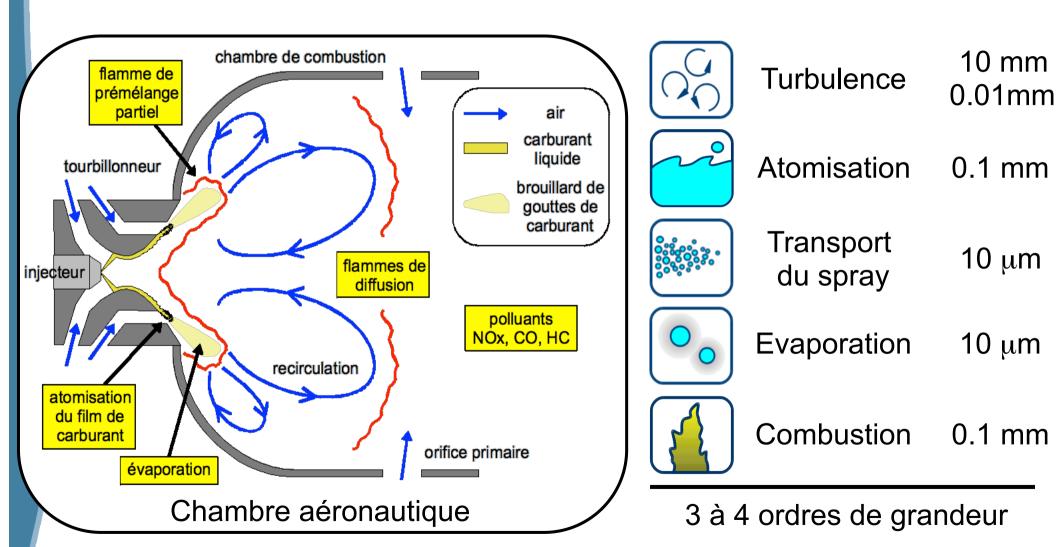
La modélisation de la combustion

- ▶ La combustion intervient dans de nombreuses applications :
 - Aéronautique, automobile, fours, ...



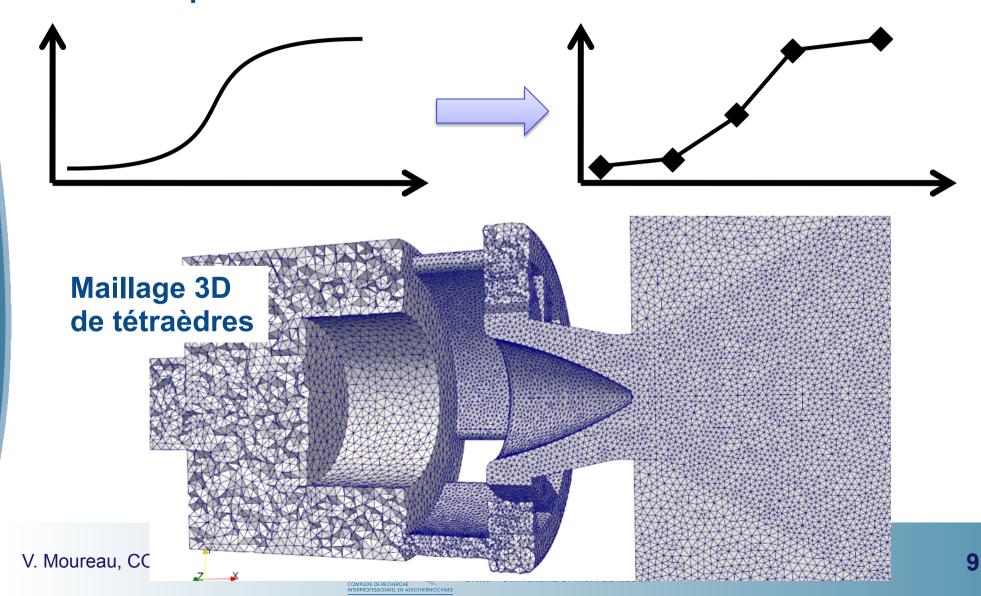
La modélisation de la combustion

De nombreux phénomènes et nombreuses échelles caractéristiques



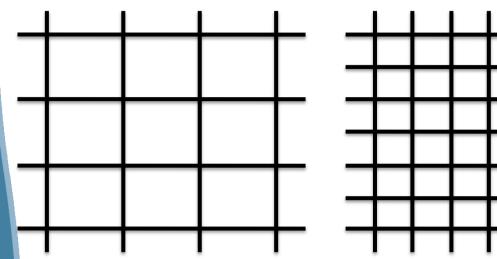
La discrétisation

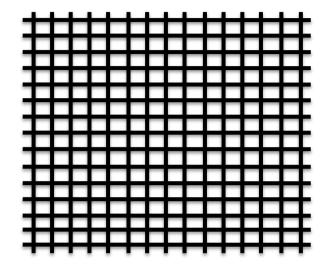
▶ Principe : décrire le monde continu sous forme discontinue pour utiliser la puissance des ordinateurs



Estimation du coût d'un calcul

▶ Le coût est lié la résolution





- > Si N est le nombre de cellules dans une direction, le coût évolue comme N⁴ en 3D (à cause de la dimension temporelle)
- La résolution dépend du problème à résoudre :
 - Taille chambre de combustion = 10 cm
 - Echelles de la turbulence = 1 mm
 - Epaisseur de flamme (taux de réaction) = 0.1 mm

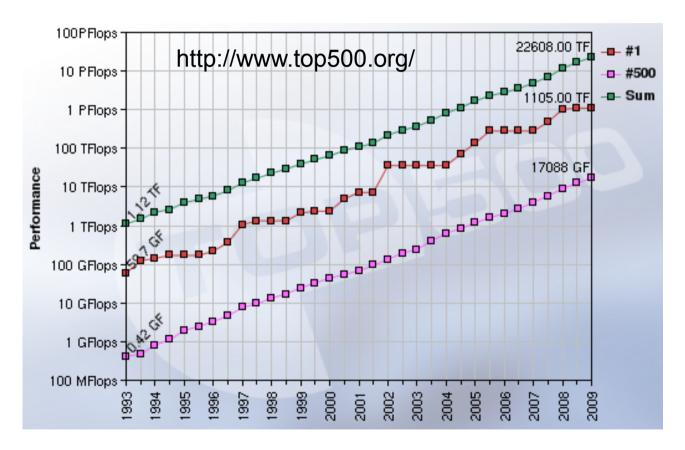


 $N = 100, N^3 = 10^6$

 $N = 1000, N^3 = 10^9$

Un avenir prometteur : la loi de Moore

Les ordinateurs de bureau et les super-ordinateurs doublent de puissance tous les 18 mois



 Seule contrainte : utiliser un grand nombre de processeurs en même temps (> 10 000) ...

Les défis du super-calcul en CFD

▶ Générer, manipuler, post-traiter des maillages et des solutions de plusieurs dizaines de milliards de cellules

▶ Résoudre les équations de Navier-Stokes sur plus de 10 000 processeurs

Traiter les géométries complexes avec des méthodes numériques précises

Présentation de YALES2

YALES2 : objectifs

> YALES2 est un code orienté-objet développé depuis fin 2006

- ▶ Le 1er objectif est d'apporter un gain significatif sur le temps de retour des calculs CFD instationnaires en améliorant :
 - la mise en données pour des maillages de grande taille (> milliard cellules)
 - le temps de calcul sur un grand nombre de processeurs (>10000)

- ▶ Le 2^{ème} objectif est d'apporter des modélisations nouvelles pour
 - la combustion turbulente
 - l'atomisation du carburant
 - la description des sprays
 - · la prédiction des polluants, ...

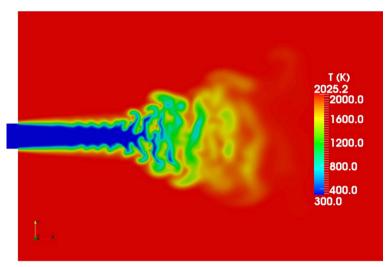
■ YALES2 : solveurs

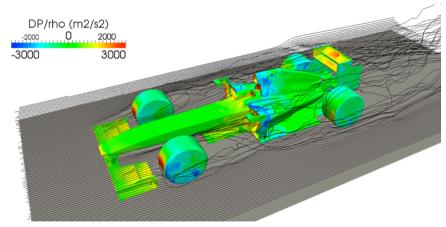
- Scalar solver (SCS)
- Level set solver (LSS)
- ▶ Lagrangian solver (LGS)
- ▶ Incompressible solver (ICS)
- Variable density solver (VDS)
 - For low Mach combustion
- Spray solver (SPS)

V. Moureau, CORIA

- For primary atomization
- Magneto-Hydrodynamic solver (MHD)
- Mesh movement solver (MMS)
 - + local mesh refinement
- Radiative HT solver (RDS)
- Heat transfer solver (HTS)
- **▶** Linear acoustics solver (ACS)

2D Bunsen flame with FPI





2010 Formula 1 – 36M tets V. Moureau, D. Taieb, G. Ribert

YALES2 : utilisateurs et développeurs

▶ Laboratoire CORIA – Rouen

- Vincent Moureau (dév. principal)
- Ghislain Lartigue (développeur)
- David Taieb (développeur)
- Pascale Domingo (combustion)
- Luc Vervisch (combustion)
- Guillaume Ribert (supercritique)
- Nicolas Enjalbert (diphasique)
- Mathias Malandain (numérique)
- François Péquery (polluants)
- Danh Nguyen (rayonnement)
- Nicolas Maheu (transferts therm.)
- Jonathan Vahé (micro-mélange)
- Catherine Gruselle (moteur)
- Suresh Nambully (comb. stratifiée)
- Marianne Sjostrand (méso-comb.)
- Xavier Petit (supercritique)

▶ Laboratoire I3M – Montpellier

- Simon Mendez (bioméca)
- Franck Nicoud (bioméca)

▶ Laboratoire LEGI – Grenoble

Guillaume Balarac (mélange)

Université Libre de Bruxelles

- Stijn Vantieghem (MHD)
- Bernard Knaepen (MHD)

▶ EM2C – Centrale Paris

Denis Veynante (combustion)

CERFACS - Toulouse

- Matthias Kraushaar
- Gabriel Staffelbach
- Olivier Vermorel
- Jean-Christophe Jouhaud

Sherbrook University – Canada

- Stéphane Moreau (aéro-acoustique)
- Marlène Sanjosé (aéro-acoustique)

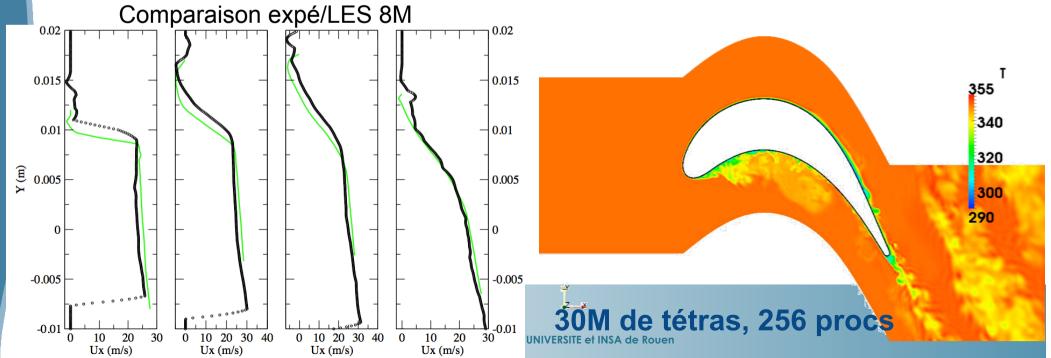


Quelques applications de YALES2

Calculs de thermique de paroi (N. Maheu, STRASS)

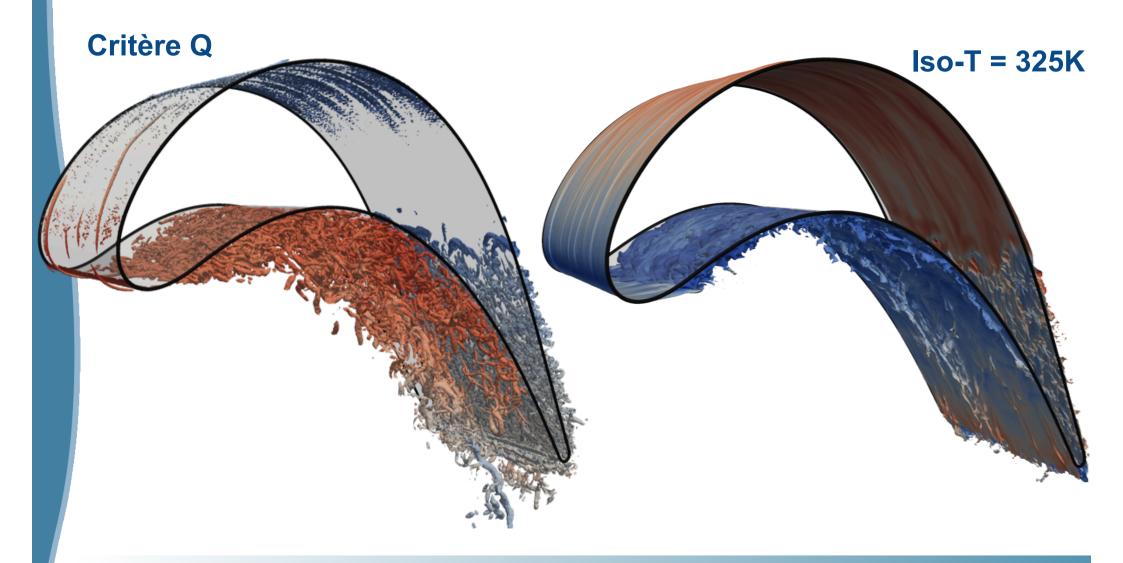
- **▶** Calculs LES de thermique
- ▶ 8, 30 et 240 millions de tétras
- Avec injection de turbulence
- Calcul de 8M de tétras convergé en 48h sur 4 procs d'une station de travail





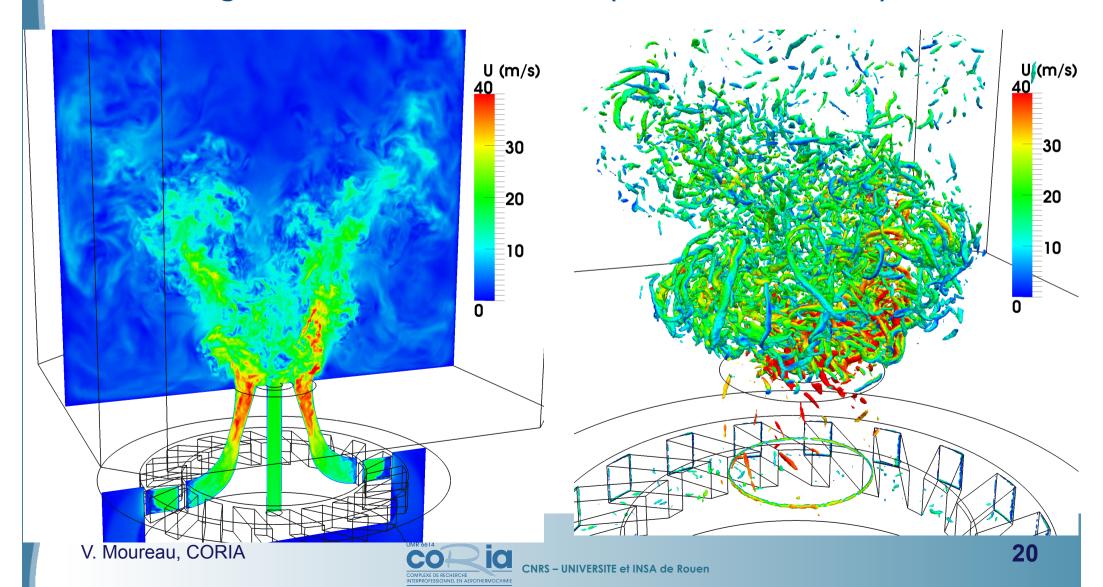
Calculs de thermique de paroi (N. Maheu, STRASS)

240M de tétras, 1024 procs



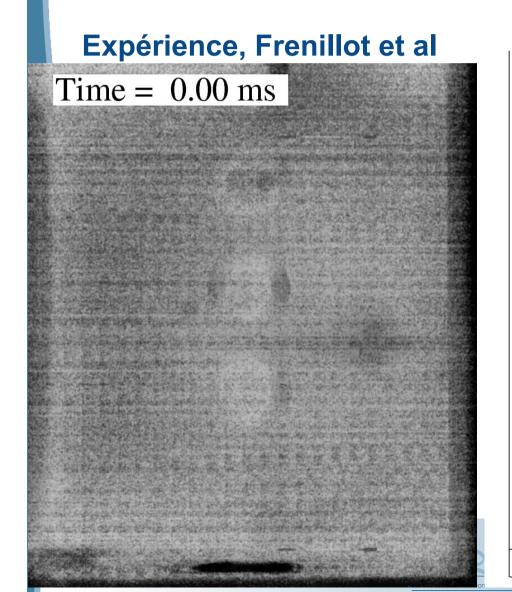
Calculs d'allumage (projet KIAI)

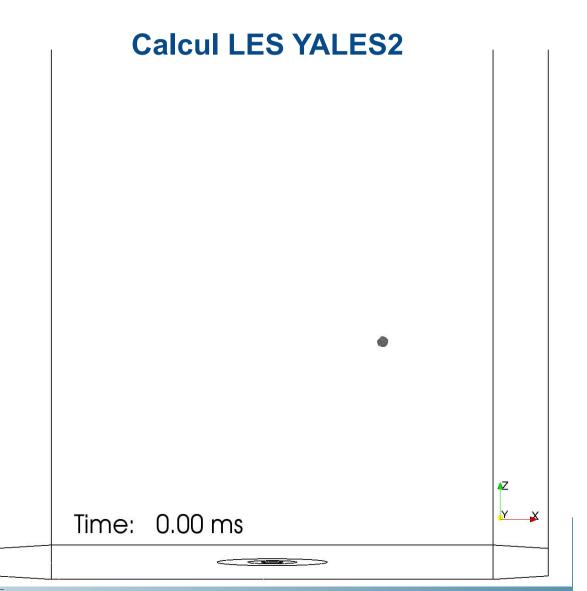
- ▶ Injecteur à swirl de type aéronautique
- ▶ 2 maillages : 48M et 382M de tétras (300 et 150 microns)



Calculs d'allumage (projet KIAI)

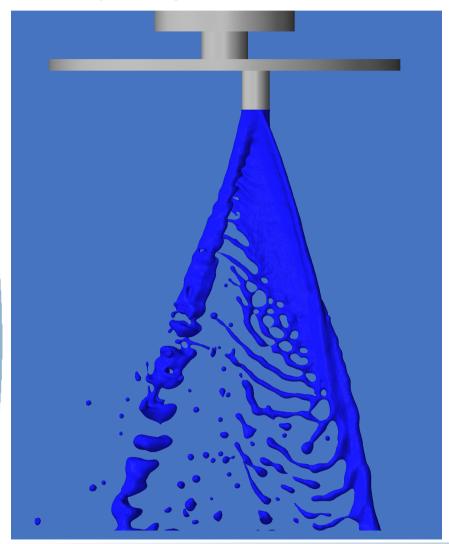
- ▶ Cas prémélangé, air/méthane, phi = 0.75
- ► Maillage 48M, 20h sur 512 procs IBM Blue Gene/P (IDRIS)



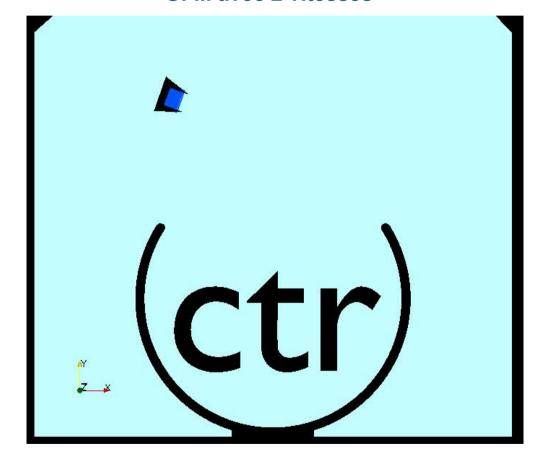


Calculs d'écoulements diphasiques

Jet triple disque, 205M de tétraèdres



GFM avec 2 vitesses

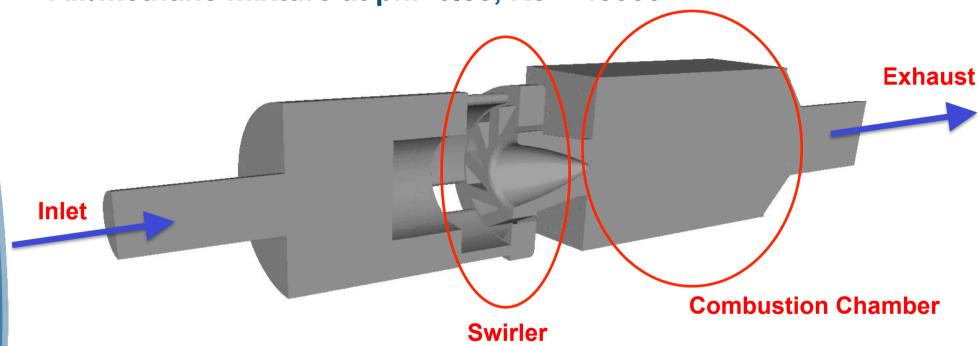


Une autre application : DNS du brûleur PRECCINSTA

Collaboration avec P. Domingo et L. Vervisch, CORIA

The Preccinsta burner

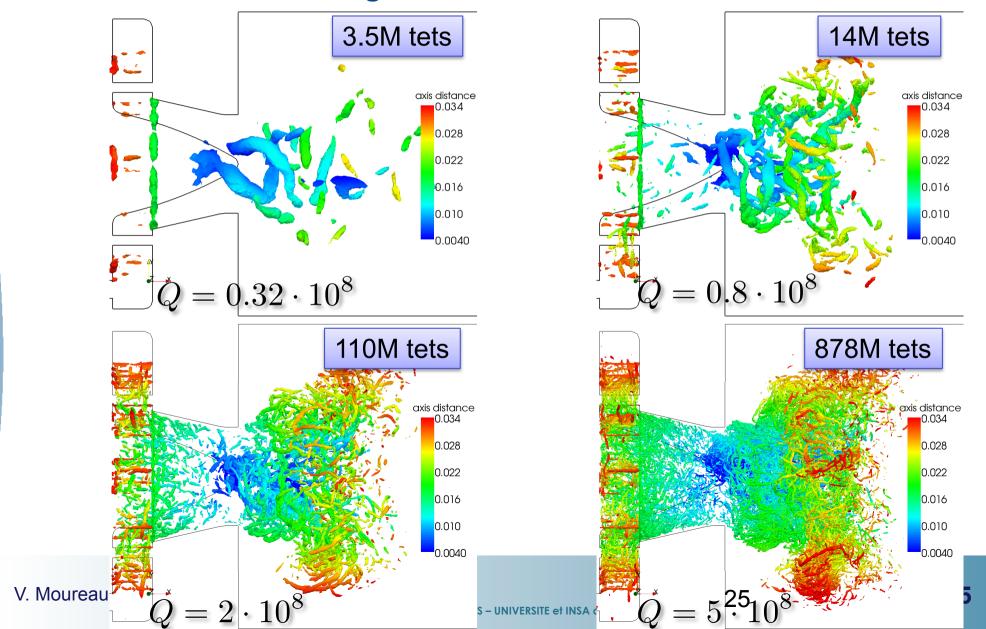
- ▶ Chamber dimensions: 110mm x 86mm x 86mm
- ► Air/methane mixture at phi=0.83, Re = 45000



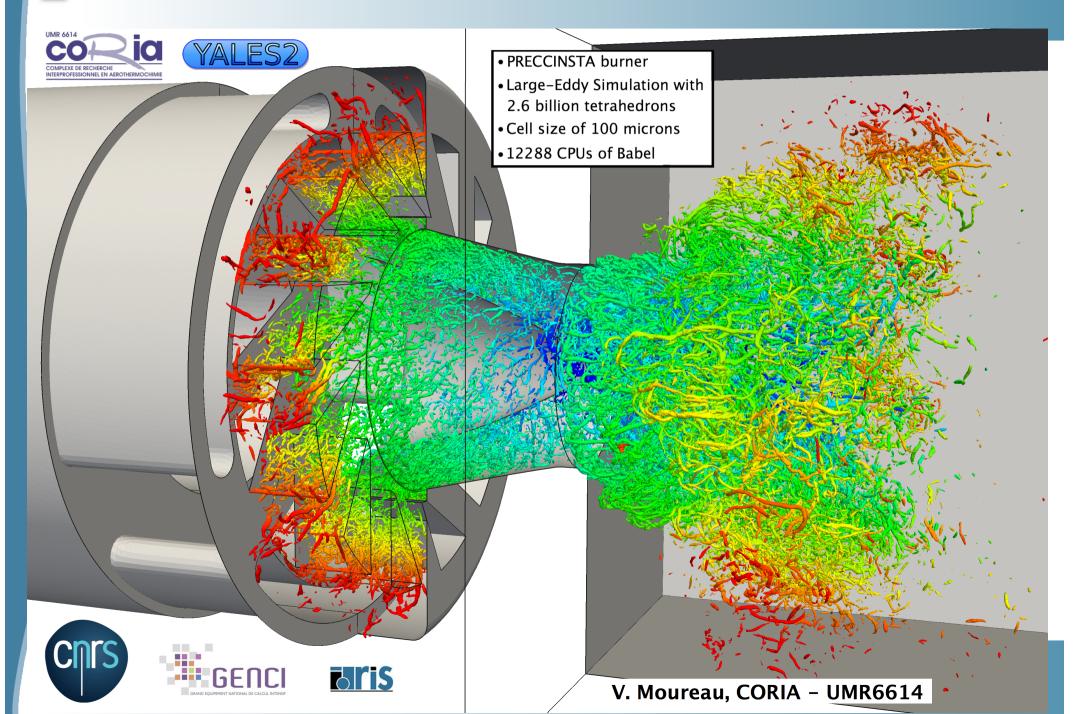
- More details in:
 - Roux et al, Combustion and Flame (2005)
 - Moureau et al, Journal of Computational Physics (2007) (2 papers)
 - Galpin et at, Combustion and Flame (2008)

Influence de la résolution sur les calculs LES

> Structures visualisées grâce au critère Q



Simulation directe de PRECCINSTA à froid

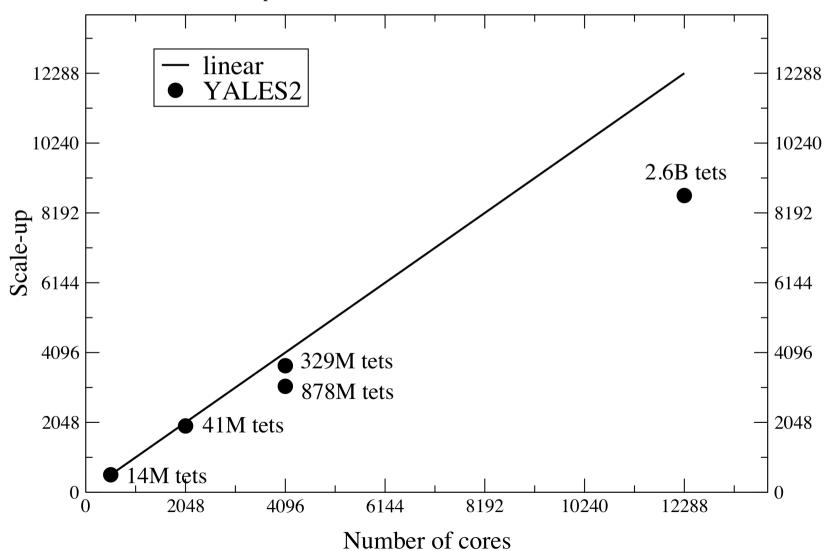


Simulation directe de PRECCINSTA à froid

Scale-up quasi linéaire

YALES2 scale-up on Babel @ IDRIS (Blue Gene/P)

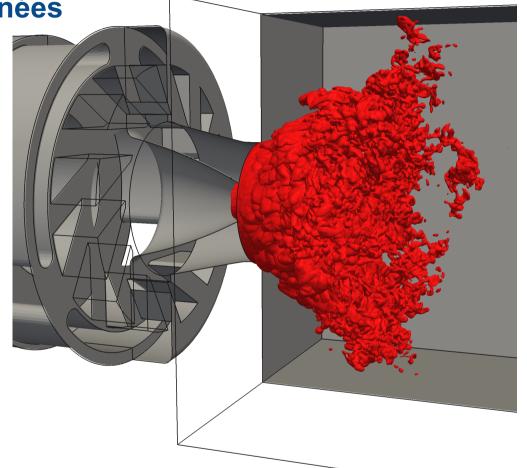
Up to 12288 cores and 2.6 billion tetrahedrons



Simulation directe de PRECCINSTA à chaud

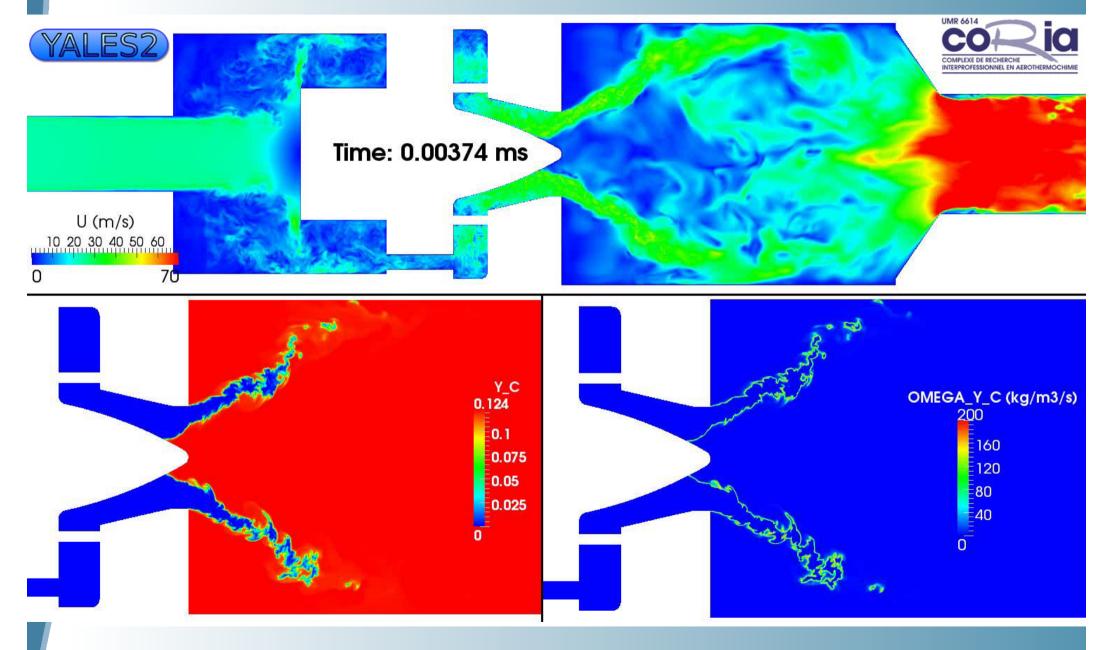
Présentation de la base de données

- Flamme de prémélange à phi=0.83
- Table FPI brute
- DNS avec 2,6 milliards de tétras
- Résolution de 100 microns
- 10 points dans la flamme
- 16384 CPUs Blue Gene/P
- o 1 maillage + 1 solution = 150 Go



- Moureau, V., Domingo, P. & Vervisch, L., 2010, « From Large-Eddy Simulation to Direct Numerical Simulation of a lean premixed swirl flame: Filtered Laminar Flame-PDF modelling », Combustion and Flame, in press.
- Moureau, V., Domingo, P., Vervisch, L. & Veynante, D., 2010, « DNS analysis of a Re=40,000 swirl burner », proceedings of the Center for Turbulence Research 2010 Summer Program, Stanford University, California, USA.

Topologie de l'écoulement simulé



Génération et gestion des maillages de grande taille

Problématique

- Un maillage de plusieurs milliards de cellules :
 - Ne peut pas être généré avec la plupart des mailleurs actuels car ils sont séquentiels et donc limités à quelques dizaines de millions de cellules
 - Ne peut pas contenir d'indices globaux ou bien ces derniers doivent être représentés avec des entiers de plus de 4 octets (standard en 32 bits)
 - Ne peut pas être stocké en un seul fichier de plusieurs centaines de gigaoctets
 - Doit être lu et écrit pas un grand nombre de processeurs à la fois

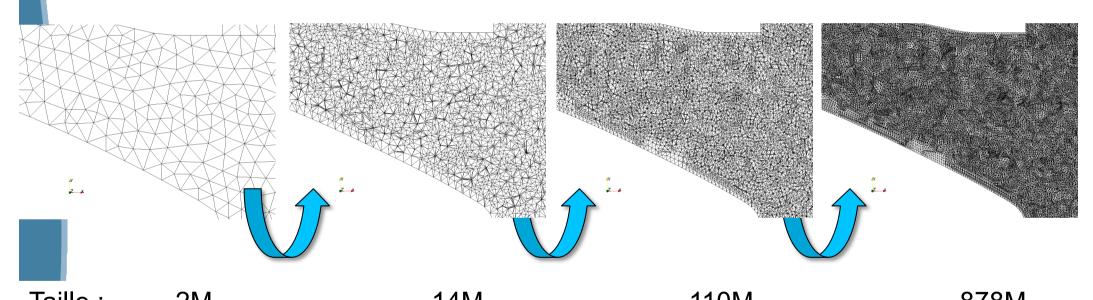
Une solution : adopter des méthodes de partitionnement et de raffinement automatiques



Stratégie

▶ Raffiner et partitionner

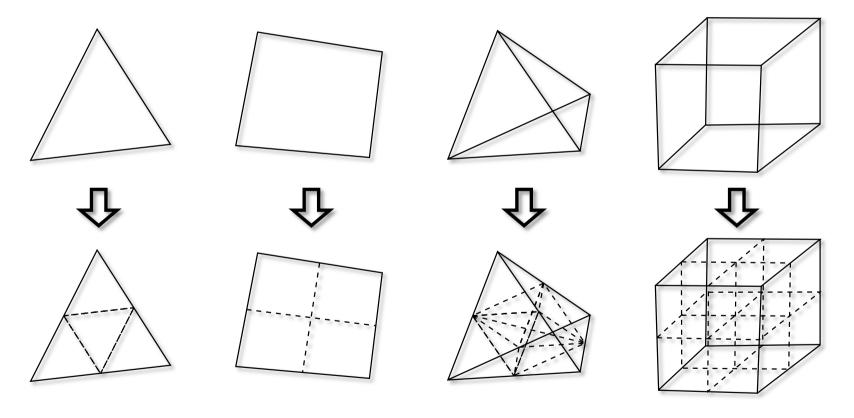
Raffinement de maillage automatique + interpolation



	∠IVI	14101	TTUIVI	O/OIVI
Nombre de blocs:	1	16	128	1024

Génération du maillage

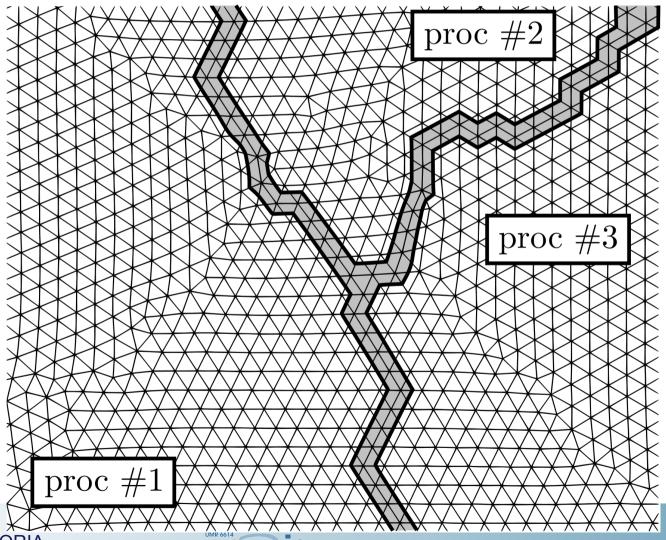
Le raffinement homogène permet d'atteindre de grandes tailles de maillages. Il suffit que la géométrie soit bien décrite par le maillage d'origine.



▶ Pour les tétras, le raffinement n'est pas trivial (Rivara 1984)

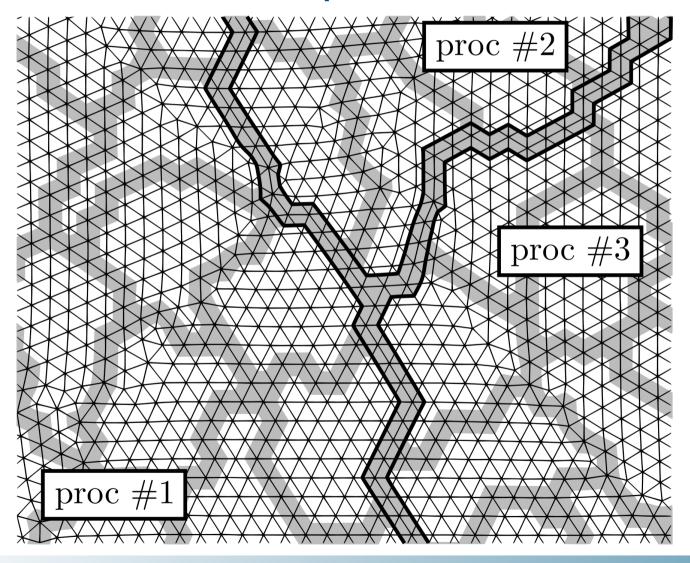
Gestion du maillage sur les processeurs

- ▶ 1ère solution : décomposition de domaine simple
- ▶ Nombreuses librairies disponibles : Metis, Scotch, ...



Gestion du maillage sur les processeurs

▶ 2^{ème} solution : double décomposition de domaine



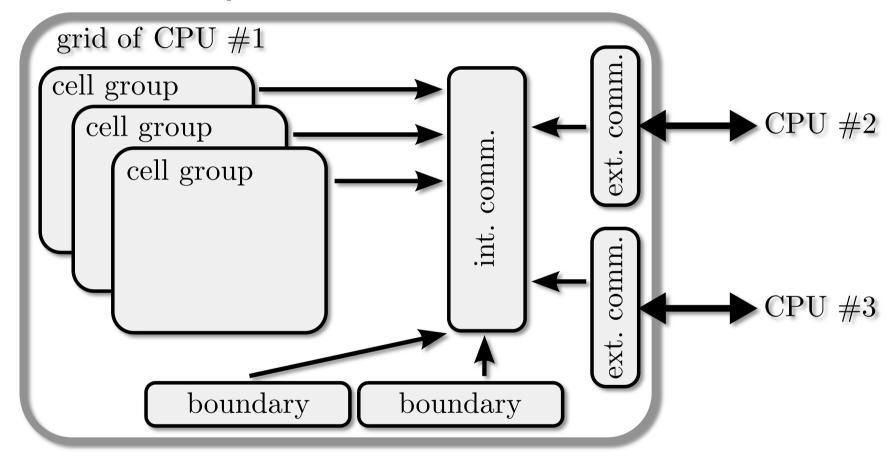
Gestion du maillage sur les processeurs

- Avantages de la double décomposition de domaine
 - Elle optimise les accès mémoires
 - Elle permet de faire de la répartition de charge en parallèle
 - Elle crée un maillage grossier qui peut servir de préconditionneur
 - Elle crée un partitionnement du maillage, que l'on peut utiliser pour tourner sur un plus grand nombre de processeurs

 Avec plusieurs niveaux de partitionnement, la connectivité devient importante. Dans YALES2, toutes les connectivités sont construites à partir de la connectivité aux faces.

Implantation dans le code YALES2

 Pour réaliser ces étapes de partitionnement, il faut des structures de données adaptées



Moureau, V., Domingo, P. & Vervisch, L., 2010, « Design of a massively parallel CFD code for complex geometries », invited paper in Comptes Rendus de l'Académie des Sciences, in press.

Résolution des équations de Navier-Stokes à faible nombre de Mach

Les équations de Navier-Stokes incompressibles

Pour un écoulement non visqueux à faible nombre de Mach et à densité constante, les équations de Navier-Stokes incompressibles s'écrivent :

$$\frac{\partial \mathbf{u}}{\partial t} + \nabla \cdot (\mathbf{u}\mathbf{u}) = -\frac{1}{\rho} \nabla P \qquad \text{et} \qquad \nabla \cdot \mathbf{u} = 0$$

La résolution des équations de Navier-Stokes incompressibles se fait souvent avec des méthodes dites de "projection".

Projection des équations incompressibles

- ▶ La méthode de projection de Chorin (1968) est basée sur la décomposition d'Helmholtz-Hodge du champ de vitesse.
- ► Etape de prédiction pour avancer entre autres la partie solénoïdale

$$\frac{\mathbf{u}^* - \mathbf{u}^n}{\Delta t} + \nabla \cdot (\mathbf{u}\mathbf{u}) = 0$$

▶ Etape de correction pour corriger la partie irrotationnelle

$$rac{\mathbf{u}^{n+1} - \mathbf{u}^{\star}}{\Delta t} = -rac{1}{
ho}
abla P \qquad ext{avec} \qquad \qquad
abla \cdot \left(rac{1}{
ho}
abla P
ight) = rac{
abla \cdot \mathbf{u}^{\star}}{\Delta t}$$

V. Moureau, CORIA

$$\nabla \cdot \left(\frac{1}{\rho} \nabla P\right) = \frac{\nabla \cdot \mathbf{u}^*}{\Delta t}$$

Équation de Poisson

▶ Il faut également faire attention aux conditions limites

Résolution de l'équation de Poisson

$$\nabla \cdot \left(\frac{1}{\rho} \nabla P\right) = \frac{\nabla \cdot \mathbf{u}^*}{\Delta t}$$

L'équation de Poisson est une équation elliptique ...

$$\frac{1}{\rho} \begin{pmatrix} \ddots & \ddots & 0 & 0 & 0 \\ \ddots & \ddots & \ddots & 0 & 0 \\ 0 & 1/\Delta x^2 & -2/\Delta x^2 & 1/\Delta x^2 & 0 \\ 0 & 0 & \ddots & \ddots & \ddots \\ 0 & 0 & 0 & \ddots & \ddots & \ddots \end{pmatrix} \begin{pmatrix} P_i \\ P_i \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \frac{\nabla \cdot \mathbf{u}^*}{\Delta t} \Big|_i \\ \end{pmatrix}$$

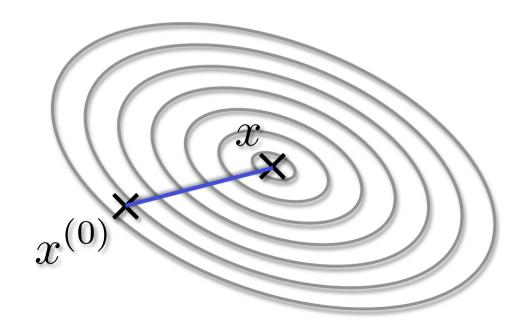
▶ La matrice A est tridiagonale (2nd ordre), symétrique et à diagonale non-dominante. Il faut donc des solveurs linéaires adaptés.

La méthode du gradient conjugué

L'idée est de minimiser la fonction f dont le gradient est le système

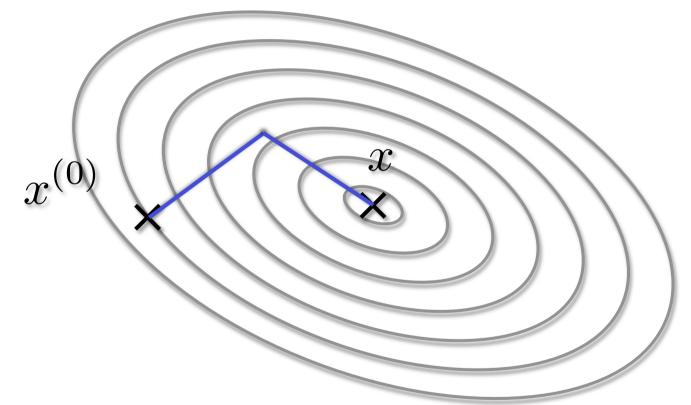
$$f(x) = \frac{1}{2}x^T A x - x^T b \qquad \nabla f(x) = Ax - b$$

▶ La minimisation doit se faire uniquement avec des produits de A et d'un vecteur ou avec des produits vecteur-vecteur



La méthode du gradient conjugué

La méthode du gradient conjugué descend en suivant des directions orthogonales dans une certaine base vectorielle pour minimiser la distance à la solution.



Le problème converge en un nombre d'itérations inférieur ou égal à la dimension du problème

La méthode du gradient conjugué

▶ L'algorithme complet

$$x^{(0)} = 0, \ r^{(0)} = b, \ p^{(1)} = r^{(0)}$$

Il n'y a qu'un seul produit matrice-vecteur par itération

$$\sigma^{(k+1)} = \frac{p^{(k+1)^T} r^{(k)}}{< p^{(k+1)}, p^{(k+1)} >}$$

$$x^{(k+1)} = x^{(k)} + \alpha^{(k+1)} p^{(k+1)}$$

$$r^{(k+1)} = r^{(k)} - \alpha^{(k+1)} A p^{(k+1)}$$

$$\beta^{(k+1)} = \frac{r^{(k+1)^T} r^{(k+1)}}{r^{(k)^T} r^{(k)}}$$

$$\beta^{(k+1)} = \frac{r^{(k+1)^T} r^{(k+1)}}{r^{(k)^T} r^{(k)}}$$

$$p^{(k+2)} = r^{(k+1)} + \beta^{(k+1)} p^{(k+1)}$$

Le préconditionnement

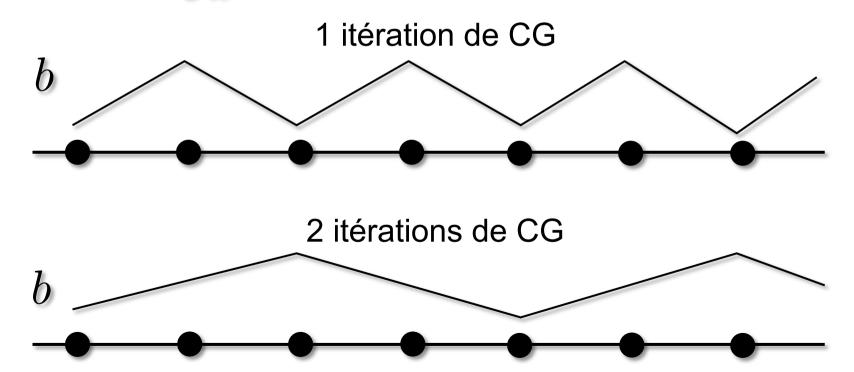
- ▶ Le gradient conjugué convergence en un nombre d'itérations égal à la dimension du problème. Le coût est en N⁴ en 3D.
- Au lieu de résoudre Ax=b , on peut chercher à résoudre le problème équivalent $K^{-1}Ax=K^{-1}b$
- Un préconditionnement courant est de prendre K égale à la diagonale de A. Ainsi, le problème à résoudre a toujours une diagonale unitaire.
- ▶ Il existe de nombreuses méthodes de préconditionnement :
 - Multi-grilles géométriques et algébriques (MG, AMG)
 - Déflation (DPCG)
 - Incomplete Cholesky (ICCG), ...



Les méthodes multi-grilles

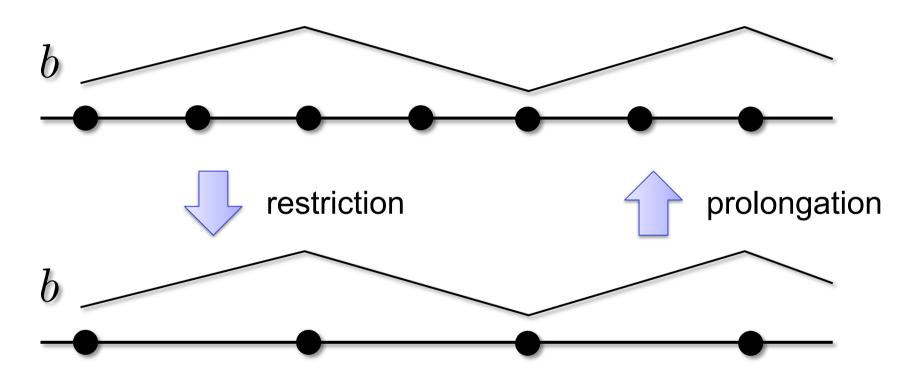
▶ En fonction des fréquences dans le membre de droite b ou les valeurs propres de la matrice A, le problème prend plus de temps à résoudre

$$\frac{\partial^2 \phi}{\partial x^2} = b$$
 sur un domaine périodique



Les méthodes multi-grilles

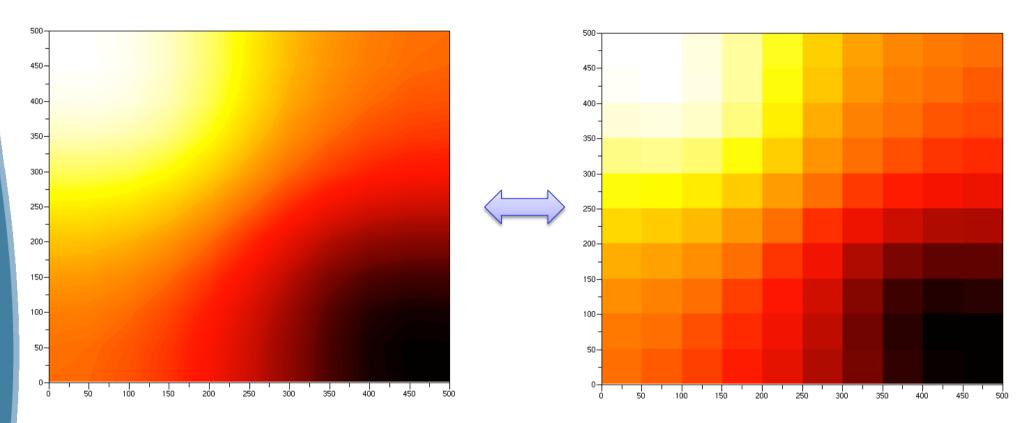
L'idée des méthodes multi-grilles et de déflation consiste à utiliser des maillages plus grossiers pour retirer les basses fréquences



Sur le maillage grossier, les basses fréquences sont devenues des hautes fréquences ...

La déflation

Il s'agit d'une méthode très proche du multi-grille algébrique



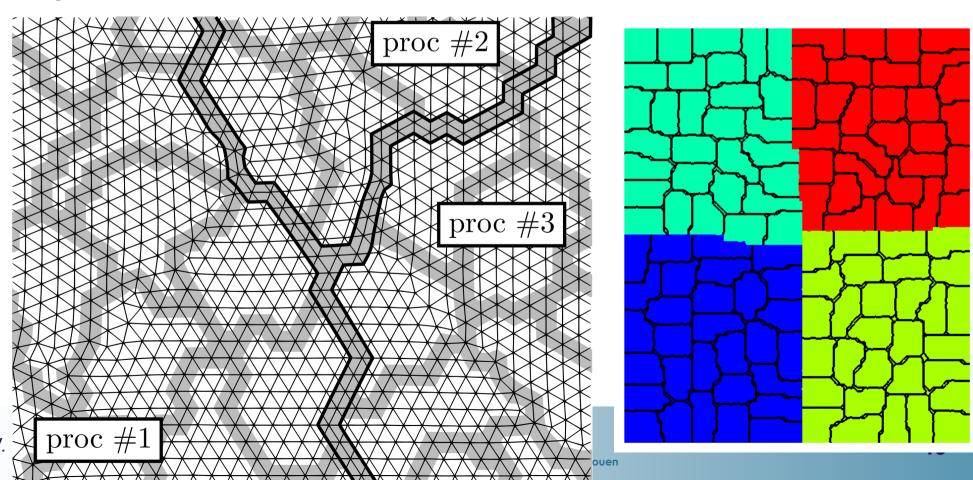
▶ Le préconditionnement est basé sur un projecteur

$$P = I - W\hat{A}^{-1}W^TA$$

$$\hat{A} = W^T A W$$

Implantation dans YALES2

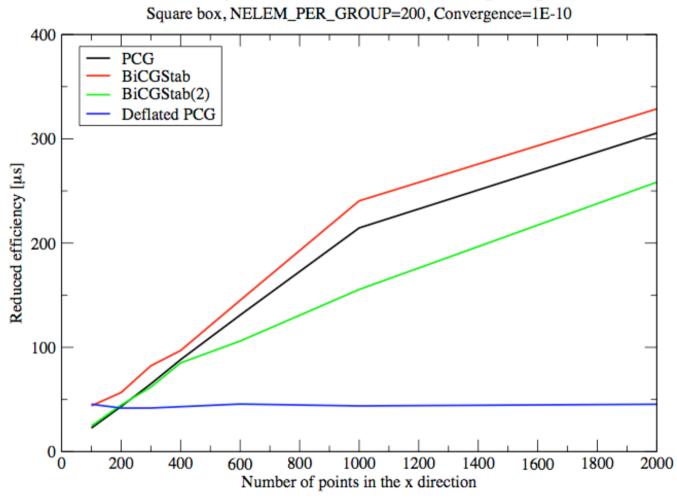
- L'avantage de la déflation par rapport aux multi-grilles tient du fait que la projection est facile à réaliser alors que les restrictions et prolongations des multi-grilles sont plus délicates.
- On peut profiter de la double décomposition de domaine pour implanter la déflation :



Comparaison de méthodes

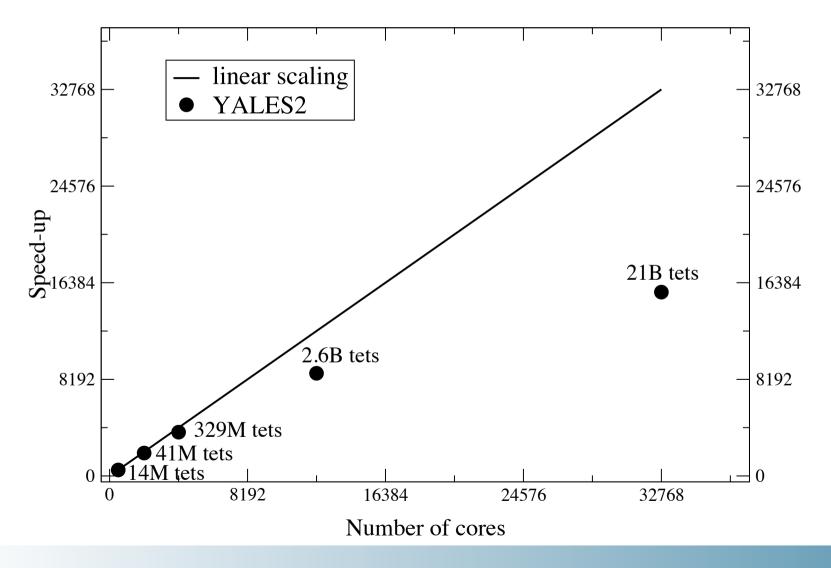
Quelques résultats sur des maillages cartésiens 2D

Reduced efficiency for the Poisson solver (cpu*nprocs/nnodes)



Performances en massivement parallèle

▶ Weak scaling sur les machines Blue Gene/P à l'IDRIS et à JUELICH



Leçons apprises et perspectives

- Il est difficile de bien connaître à la fois les architectures de calcul, les méthodes numériques et la modélisation. Il faut donc aller chercher les connaissances où elles existent (IDRIS, ...).
- Quelques leçons apprises sur le calcul massivement parallèle
 - Privilégier les communications asynchrones avec les RECV avant les SEND
 - Les IO séquentielles fonctionnent bien à condition de limiter le nombre de processeurs, qui lisent ou écrivent simultanément
 - Le nombre de fichiers et le nombre d'ouvertures/fermetures sont critiques
 - Les phases de partitionnement peuvent être longues sur plus de 65536 procs
- Les performances sur les très gros maillages dépendent principalement du solveur de Poisson, qui peut être amélioré
 - Déflation à plusieurs niveaux (thèse M. Malandain)
 - Recyclage de résidus (Fischer 1998, nouvellement implémenté dans YALES2)



52

Schémas volumes finis du 4^{ème} ordre

Collaboration avec G. Lartigue, CORIA

Contexte

Les méthodes LES et DNS résolvent un grand nombre d'échelles turbulentes, qui sont plus ou moins bien résolues.

Les schémas d'ordre élevé sont plus adaptés à la LES et la DNS car ils permettent de réduire les erreurs de diffusion et de dispersion numériques.

▶ De nombreux travaux ont porté sur les méthodes différences finies et éléments finis (éléments spectraux, ...) d'ordre élevé mais il serait souhaitable également d'avoir des méthodes volumes finis d'ordre élevé.

Les volumes finis

Problème de transport/diffusion

$$\frac{\partial \phi}{\partial t} + \nabla \cdot (\phi \mathbf{u}) = \nabla \cdot (D\nabla \phi)$$

Intégration sur un volume de contrôle avec un schéma temporel

simple $\overline{\phi}_{\Omega_m} = \frac{1}{\mathbf{T}} \int$

$$\overline{\phi}_{\Omega_p} = \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} \phi \, \mathrm{d}\Omega$$

$$\frac{\overline{\phi}_{\Omega_p}(t + \Delta t) - \overline{\phi}_{\Omega_p}(t)}{\Delta t} + \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} \mathbf{\nabla} \cdot (\phi \mathbf{u}) \, d\Omega = \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} \mathbf{\nabla} \cdot (D \mathbf{\nabla} \phi) \, d\Omega$$

$$\frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} \left(\mathbf{\nabla} \cdot (\phi \mathbf{u}) - \mathbf{\nabla} \cdot (D \mathbf{\nabla} \phi) \right) d\Omega = \frac{1}{V_p} \int_{\partial \Omega_p} \left(\phi \mathbf{u} - D \mathbf{\nabla} \phi \right) \cdot d\mathbf{A}$$

Notations et volumes de contrôle

Les volumes de contrôle sont basés aux nœuds mais la méthodologie est valable pour toutes les autres types de volumes de contrôle

$$\mathbf{x}_{\overline{p}} = \overline{\mathbf{x}}_{\Omega_p} = \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} \mathbf{x} \, \mathrm{d}V$$

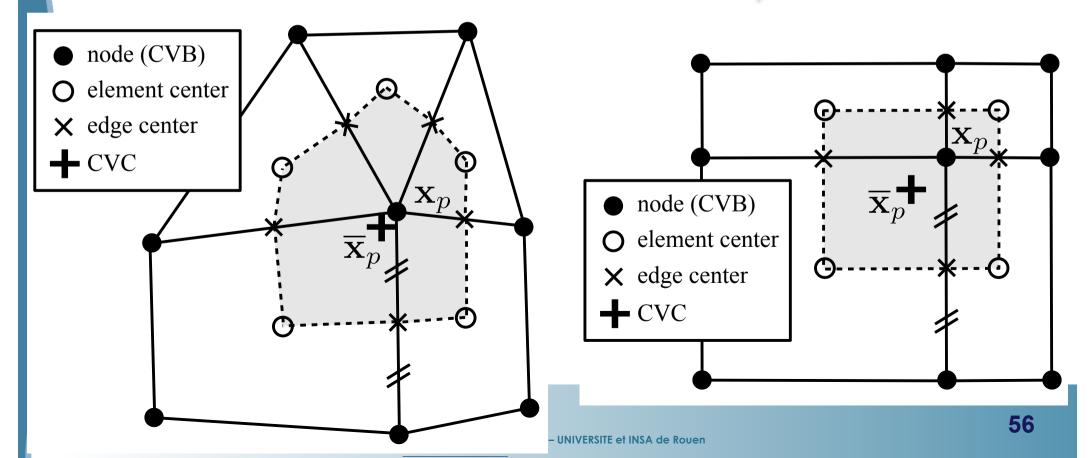


Schéma du second ordre

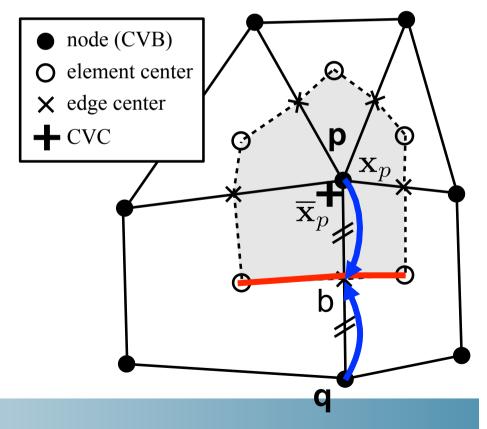
▶ Expression du flux

$$\boldsymbol{\psi} = \phi \mathbf{u} - D \boldsymbol{\nabla} \phi$$

Schéma du 2nd ordre

$$oldsymbol{\psi}_b = rac{oldsymbol{\psi}(\overline{\phi}_{\Omega_p}) + oldsymbol{\psi}(\overline{\phi}_{\Omega_q})}{2}$$

 Ce schéma est en réalité du 1^{er} ordre sur maillages irréguliers



Déconvolution de l'intégration volumes finis

Développement en série de Taylor dans l'intégrale

$$\overline{\phi}_{\Omega_p} = \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} \phi_p \, d\Omega$$

$$+ \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} (x^i - x_p^i)(\partial_i \phi)|_p \, d\Omega$$

$$+ \frac{1}{2} \frac{1}{V_p} \int_{\Omega_p} (x^i - x_p^i)(x^j - x_p^j)(\partial_{ij}^2 \phi)|_p \, d\Omega + \mathcal{O}(\Delta^3)$$

$$\overline{\phi}_{\Omega_p} = \phi_p + \overline{\delta x}_p^i(\partial_i \phi)|_p + \frac{1}{2} \overline{\delta^2 x}_p^{ij}(\partial_{ij}^2 \phi)|_p + \mathcal{O}(\Delta^3)$$

Inversion

$$\phi_p = \overline{\phi}_{\Omega_p} - \overline{\delta x}_p^i (\partial_i \overline{\phi}_{\Omega_p}) - \left(\frac{1}{2} \overline{\delta^2 x}_p^{ij} - \overline{\delta x}_p^i \overline{\delta x}_p^j\right) (\partial_{ij}^2 \overline{\phi}_{\Omega_p}) + \mathcal{O}(\Delta^3)$$



Augmentation de l'ordre de l'interpolation

Développement limité autour d'un point b

$$\phi = \phi_b + (x^i - x_b^i)\nabla_i\phi_b + \frac{1}{2}(x^i - x_b^i)(x^j - x_b^j)\nabla_{ij}^2\phi_b + \mathcal{O}(\Delta^3)$$

▶ Pour le nœud p

$$\phi_{b/\Omega_p} = \phi_{\overline{p}} + \delta x_{\overline{p},b}^i (\nabla_i \phi_{\overline{p}}) + \frac{1}{2} \delta^2 x_{\overline{p},b}^{ij} (\nabla_{ij}^2 \phi_{\overline{p}}) + \mathcal{O}(\Delta^3)$$

▶ En utilisant la déconvolution

$$\phi_{b} = \frac{\overline{\phi}_{\Omega_{p}} + \overline{\phi}_{\Omega_{q}}}{2} - \frac{\overline{\delta x}_{p}^{i} + \overline{\delta x}_{q}^{i}}{2} \nabla_{i} \left(\frac{\overline{\phi}_{\Omega_{p}} + \overline{\phi}_{\Omega_{q}}}{2} \right) + \frac{1}{2} \left(\frac{\delta x_{\overline{p}, b}^{i} \delta x_{\overline{q}, b}^{j} + \delta x_{\overline{q}, b}^{i} \delta x_{\overline{p}, b}^{j}}{2} - \frac{\overline{\delta^{2} x_{\overline{p}}^{ij}} + \overline{\delta^{2} x_{\overline{q}}^{ij}}}{2} \right) \nabla_{ij}^{2} \left(\frac{\overline{\phi}_{\Omega_{p}} + \overline{\phi}_{\Omega_{q}}}{2} \right) + \mathcal{O}(\Delta^{3})$$

Schéma 4ème ordre pour le transport

▶ Après de nombreuses simplifications

$$\overline{\phi}_{\partial\Omega_{b}} = \left(\frac{\overline{\phi}_{\Omega_{p}} + \overline{\phi}_{\Omega_{q}}}{2}\right) + \left(M_{1}^{i} - \frac{\overline{\delta x}_{p}^{i} + \overline{\delta x}_{q}^{i}}{2}\right) \nabla_{i} \left(\frac{\overline{\phi}_{\Omega_{p}} + \overline{\phi}_{\Omega_{q}}}{2}\right) + \frac{1}{6} \delta x_{\overline{p}, \overline{q}}^{i} \nabla_{i} \left(\overline{\phi}_{\Omega_{p}} - \overline{\phi}_{\Omega_{q}}\right) + \mathcal{O}(\Delta^{3})$$

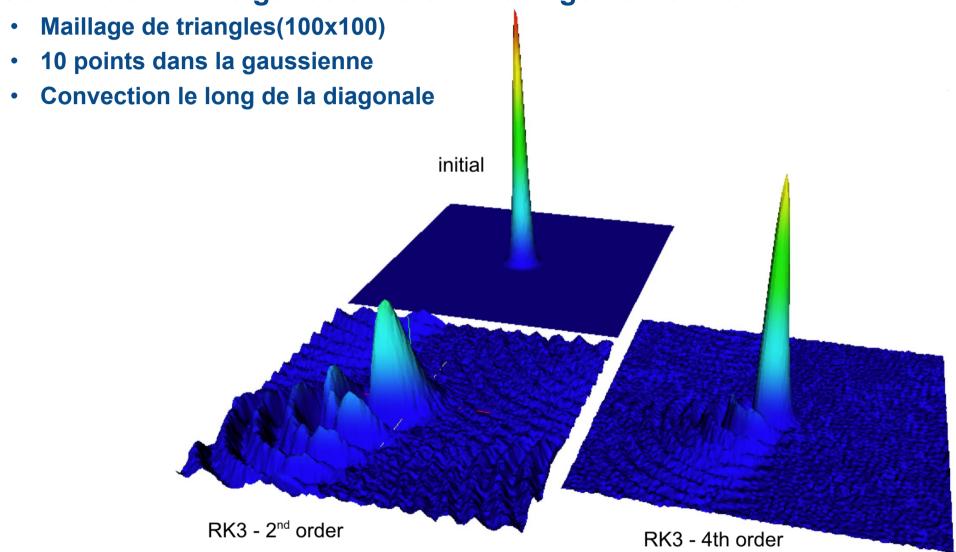
▶ En 1D sur maillage régulier, les schémas VF et DF sont identiques !

$$\overline{\phi}_{i+\frac{1}{2}} = \frac{-\overline{\phi}_{i+2} + 7\overline{\phi}_{i+1} + 7\overline{\phi}_i - \overline{\phi}_{i-1}}{12}$$

On peut faire la même chose pour la diffusion

Performances du schéma 4ème ordre

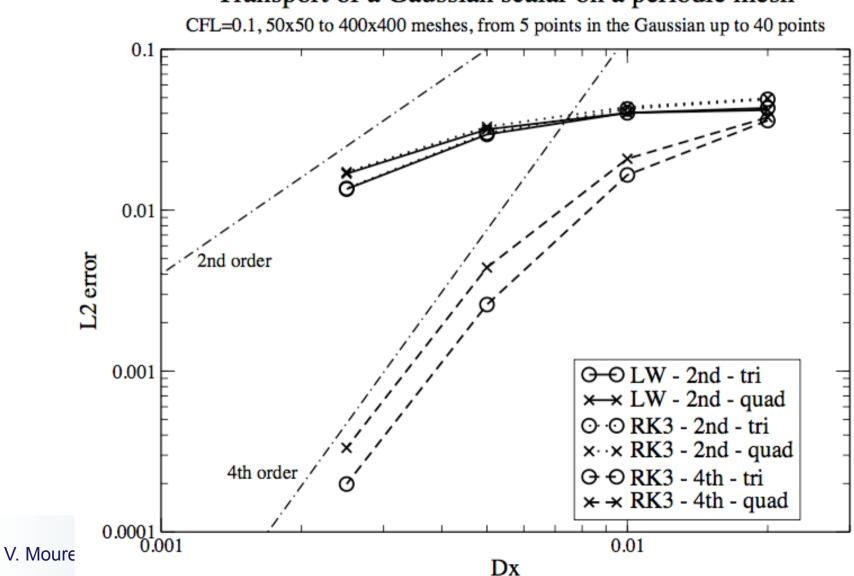
▶ Convection d'une gaussienne sur maillage non-structuré



Performances du schéma 4ème ordre

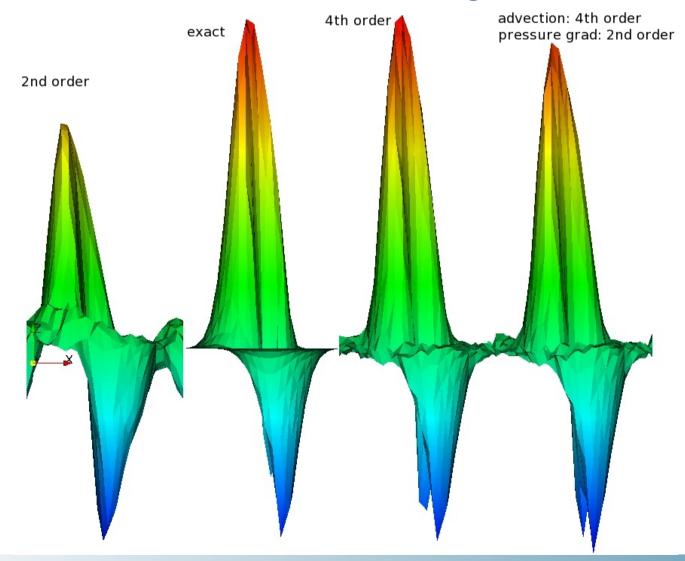
Sur différents types d'éléments

Transport of a Gaussian scalar on a periodic mesh



Performances du schéma 4ème ordre

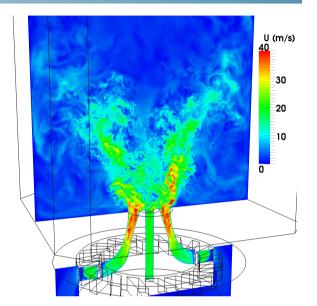
▶ Convection d'un tourbillon sur un maillage cartésien 2D

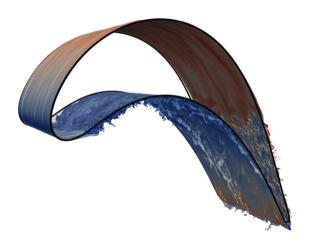


Conclusions et perspectives

Conclusions

- Avec l'augmentation de la puissance de calcul, de nouveaux problèmes sont à notre portée
 - Turbulence, combustion et atomisation sur des maillages très résolus
- Le métier de modélisateur change rapidement
 - Les simulations sont de plus en plus multi-physiques : couplage combustion, rayonnement, thermique du solide, ...
 - L'exploitation des nouveaux moyens de calcul devient de plus en plus technique : tourner sur 295 000 cœurs est presque un métier
- Il est donc important de mutualiser les outils et les connaissances.





Perspectives

- ▶ En 2011, un effort important portera sur le couplage de tous les solveurs de YALES2 et sur le développement de nouveaux solveurs
 - Solveurs Navier-Stokes compressibles explicite et implicite
 - Solveur ALE pour les maillages déformables
- Aller vers la simulation « optimale » : la solution finale doit être indépendante de l'utilisateur. Il est donc nécessaire de disposer d'algorithmes
 - De génération automatique de maillage
 - De raffinement local automatique de maillage
- S'adapter aux nouvelles architectures de calcul
 - Massivement multi-cœurs
 - GPU



Références

Articles

- Moureau, V., Domingo, P. & Vervisch, L., 2010, « From Large-Eddy Simulation to Direct Numerical Simulation of a lean premixed swirl flame: Filtered Laminar Flame-PDF modelling », Combustion and Flame, in press.
- Moureau, V., Domingo, P., Vervisch, L. & Veynante, D., 2010, « DNS analysis of a Re=40,000 swirl burner », proceedings of the Center for Turbulence Research 2010 Summer Program, Stanford University, CA, USA.
- Moureau, V., Domingo, P. & Vervisch, L., 2010, « Design of a massively parallel CFD code for complex geometries », invited paper in Comptes Rendus de l'Académie des Sciences, in press.

Conférences

- Moureau, V., Domingo, P. & Vervisch, L., 2010, « Studying Swirling Flames using Highly Resolved Simulations of an Industrial Premixed Burner », ECCOMAS CFD2010 conference, Lisbon, Portugal.
- Vervisch, L., Nguyen, P. D., Lodier, G., Moureau, V. & Domingo, P., 2010, « Turbulent Combustion Modeling: New Approaches for Highly Refined Simulations », invited lecture, ECCOMAS CFD2010, Lisbon, Portugal.

Site web

YALES2 homepage: http://nonpremixed.insa-rouen.fr/~moureau/yales2.html

▶ Prix

3rd of the 2010 Bull-Joseph Fourier prize for promoting super-computing



Merci pour votre attention